

www.icivil.ir

پرتابل جامع دانشجویان و مهندسین عمران

اړلله ګتابها و مژوټات رايګان مهندسى عمران

بھترین و عرټريں مقاالت روپ عمران

انډن کډی ټفاصی مهندسى عمران

څوځی ټفاصی مهندسى عمران



@icivilir



icivil.ir



Subject:.....

Year:..... Month:..... Day:..... ()

بسم الله الرحمن الرحيم

جزء و سیزدهم (ینیجی سازه ها)

استاد: صابر کاظمی درس راهنمایی

گارف سلیمان

۱۷

مقطع: کارشناسی ارشد

دانشکده: علوم، فنون و تکنولوژی

۱۴۹۳

Subject: جنریو دنیا سازه ها
 Year: Month: Day: ()
 آستانه ایام و اتفاق

سرفصل های دروس :

1. داشتگی عارف سازه ها

2. تکامل داشتگی علم و فن

3. تفاوت تغییل های استاتیکی و دینامیکی

4. انواع بار های دینامیکی

5. درجه آزادی و نحوه مدل کردن سازه ها

6. معادلات حرکت در سیستم پلک درجه آزادی

7. ارتقاش آزاد سیستم پلک درجه آزادی

8. تغییل دینامیکی سیستم های پلک درجه آزادی در برابر انواع بارها

9. انتقال دیوهامل و تغییل سیستم به روش نزد

10. منتظر غیر خطی سیستم پلک درجه آزادی

11. تعیین معادلات سیستم چند درجه آزادی

12. ارتقاش آزاد سیستم چند درجه آزادی

13. روش آنالیز مودال

Subject:

Year: Month: Day: ()

روش انگلیسی ترجمه مستقیم

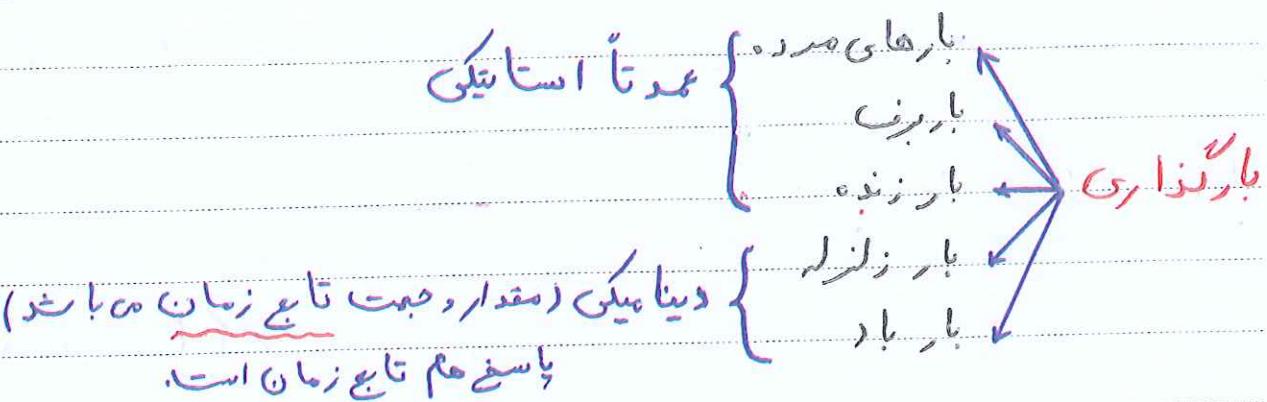
تحلیل دینامیک سیستم پیوسته ماده

منابع:

دینامیک حاوزه (کاف) ترجمه سعادتپور
ترجمه کل افشار

دینامیک حاوزه (تئوری دلاردها) (چوپرا) ترجمه طالحونی

Subject: _____
 Year: _____ Month: _____ Day: _____ ()



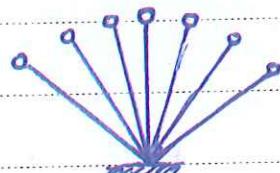
هر تابعی بر حسب زمان بازدید و مستقیم اول آن برابر صفر بناشد و درین

سرعت دارد.

تفییر مکان سازه ها ن پاسخ سازه هم باشد.

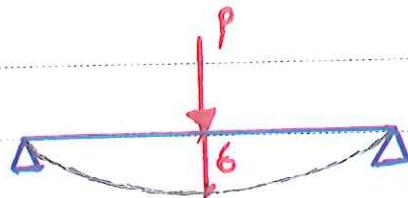
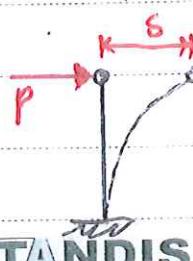
اگر پاسخ سازه ای تابع زمان بازدید و مستقیم اول آن برابر صفر نباشد سازه

دارای سرعت استاتیک و اگر بازدید و مستقیم اول آن برابر صفر نباشد سازه



اگر بیک سازه بار دینامیک دارد شود هم تفییر مکان دارد هم سرعت استاتیک

هم ستاب) و اگر بیک سازه بار استاتیک دارد شود فقط تفییر مکان



داریم.

Subject:
Year: Month: Day: ()

در حالت استاتیک اُر سازه ای سختی بیشتری داشت، باشد تغییر مکان نیروی دارد

$$\frac{F}{S} = \frac{F}{K} \Rightarrow S = K \quad (\text{نیرو})$$



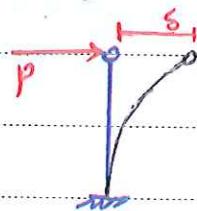
در بار استاتیک \leftarrow نیروی متقابل نیروی W میگیرد

نیروی W میگیرد \leftarrow متناسب با سختی
در بار دینامیکی \rightarrow نیروی اینزیس \leftarrow متناسب با استاب
نیروی حرایی \leftarrow متناسب با سرعت

بعد از بازداری، سازه را تحلیل کنید

به چهار نوع تحلیل میتوان اشاره کرد:

۱) تحلیل استاتیک: زیر بار استاتیک باشد تحلیل استاتیک است.



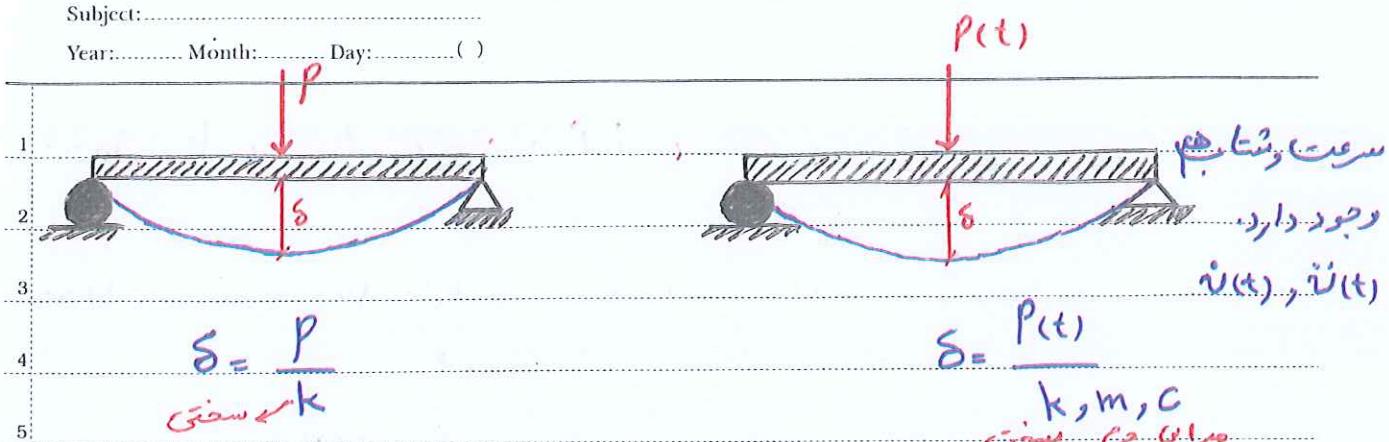
$$K\delta = P \Rightarrow \delta = \frac{P}{K} \quad \text{معادله تعادل}$$

۲) تحلیل دینامیک (تاریخچه زمانی پاسخ):

بعنوان از این اینزیس و حرایی نیز باید لحاظ گردد

در این حالت در هر لحظه از زمان به ما پاسخ می دهد (جا به جای نیرو...)

Subject:
Year: Month: Day: ()



بدین عقده دارای مه باید نیرو وارد کرد، این نیرو هم صرف تغییر مکان

نمودار و هم سرعت داشتم

۳- تغییل طبقه: این تغییل پاسخ های حداقل را به ماده دهد

این پیش یک نوع تغییل دینامیک است

ع ارتباطات مقادیر

در پایان طراحی سازه در برابر های موجود (موثیگر) .

Subject: _____

Year: _____ Month: _____ Day: _____

تحلیل دینامیک سازه‌یک درجه آزادی:

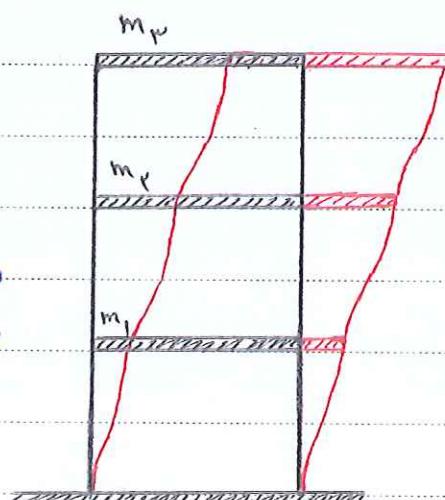
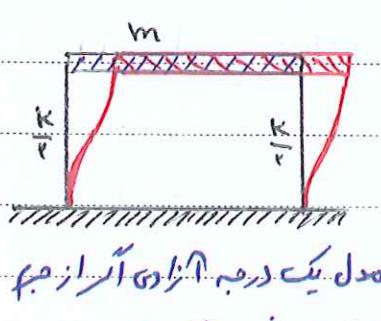
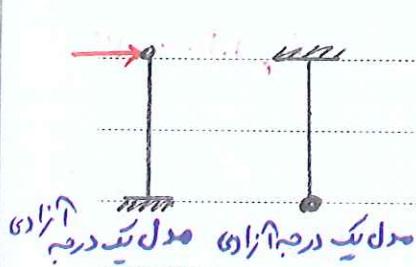
تحلیل دینامیک یعنی حل معادله‌ی دینامیک سیم با احتساب میرای وابسته که به سه

۱- روش تقابل مستقیم (دالاگر)

۲- کارهای مجازی روش صورت پذیر

۳- روش هاصلون (امزشی)

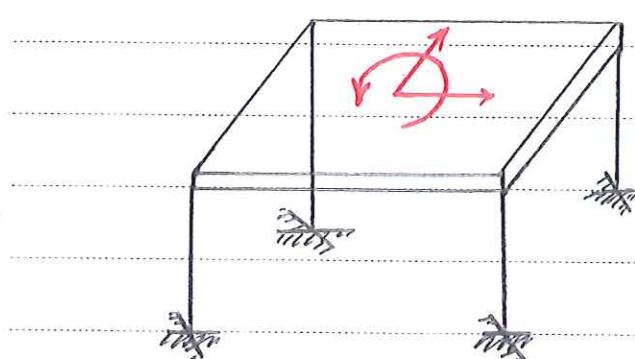
تعریف درجه آزادی: تعداد مؤلفه‌های مستقل برای بیان موقعیت ایکینگ مرتب شده



مدل سه درجه آزادی

درجه‌های دو بعدی

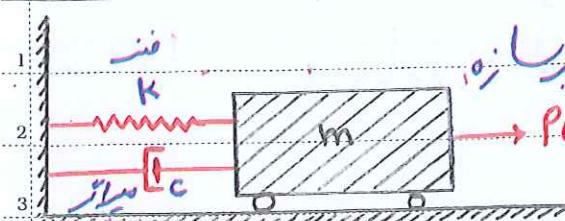
(۲ طبقه)



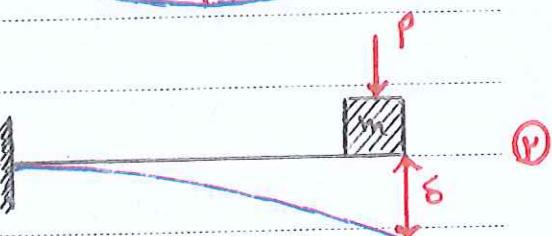
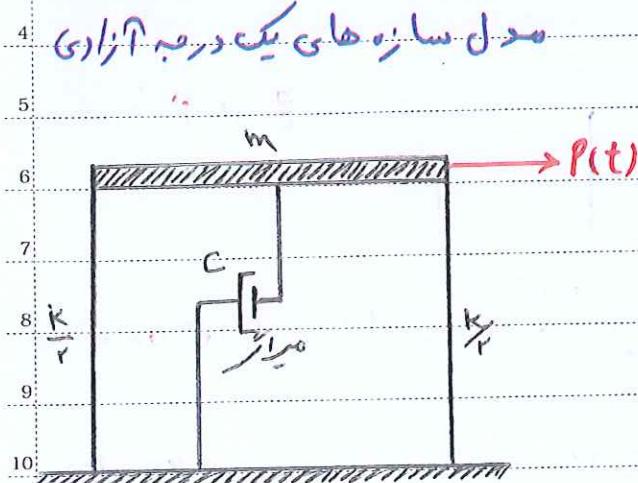
مدل سه درجه آزادی درجه سه بعدی

یک سازه ۱ طبقه

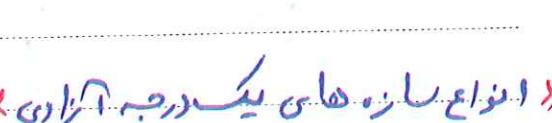
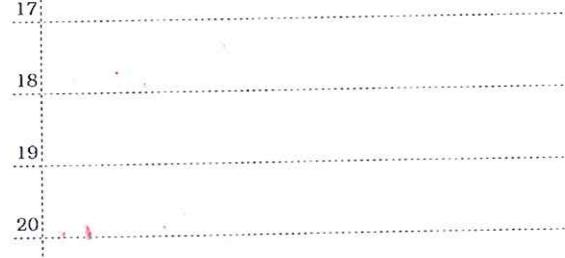
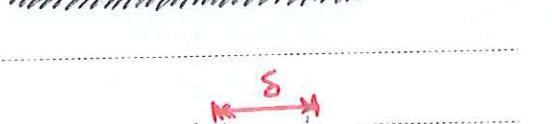
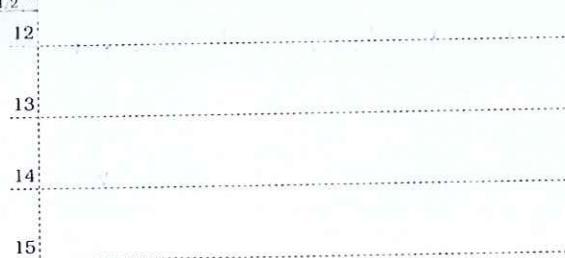
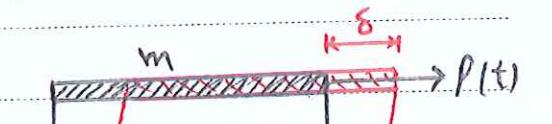
Subject:
Year: Month: Day: ()



تحلیل و نایابی یعنی حل معادله تغایر دینامیکی ها کم برآزه
 $P(t) = 15 \sin 3t$



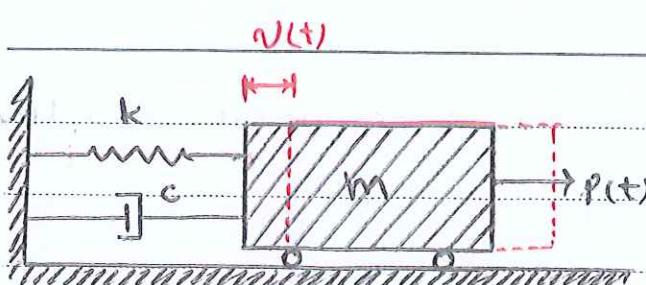
منایش دیگر مدل سازه یک درجه آزادی



« انواع سازه های یک درجه آزادی »

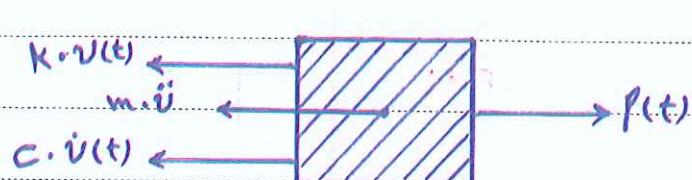


Subject:
Year: Month: Day: ()



معادله تغایر دینامیکی

مدل سازی یک درجه آزادی



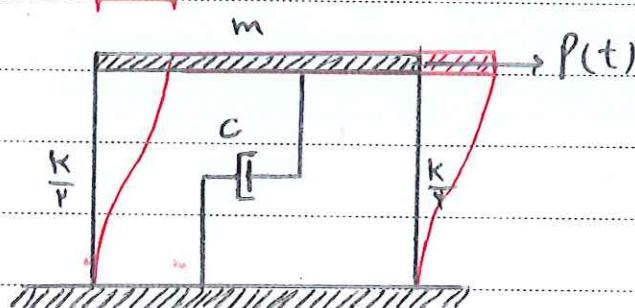
دیگر اجزاء

$$m\ddot{u} + c\dot{u} + k u = P(t)$$

معادله تغایر دینامیکی سازه‌ی درجه آزادی

$\leftarrow KV$ $\leftarrow CV$ $\leftarrow \dot{m}u$ \leftarrow نیروی اعلاءی

$u(t)$



$$f_0 = m$$

$$\omega_0 = \sqrt{c/m}$$

$$\zeta = \frac{c}{2m}$$

فرم از کرد

$$m\ddot{u} \leftarrow P(t) \rightarrow$$

$$\frac{k}{r}u(t) \quad c\dot{u} \quad \frac{k}{r}u(t)$$

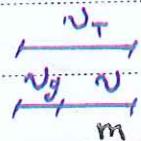
دیگر اجزاء

Subject:
Year: Month: Day: ()

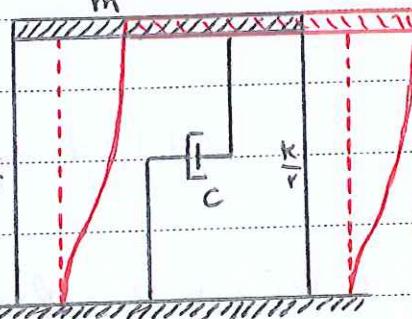
تحلیل دینامیک سازه های درجه اول زلزله

$m\ddot{v} + c\dot{v} + Kv = p(t)$

یعنی حل معادله مقابله



تحلیل دینامیک درجه اول زلزله تحریک تأثیرگذار (زنگ) نسبت به زمین



$m\ddot{v} + c\dot{v} + Kv = p(t)$

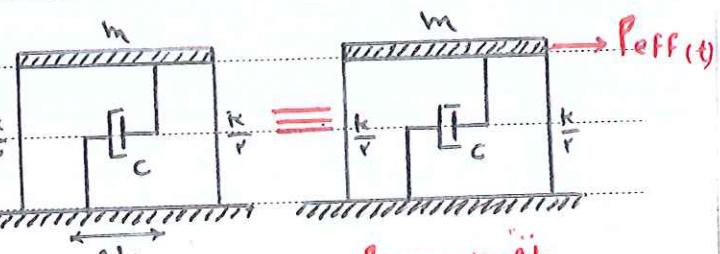
نیز شبکه

نیز = تحریک انسنت (شبکه که میباشد) + (جهت میباشد)

مشروطیت وجود $\int_{t_1}^{t_2} \int_{x_1}^{x_2} \int_{y_1}^{y_2} \int_{z_1}^{z_2}$ برای هر چهار چوبی بود

$\frac{K}{r} v$ عیقون

$m\ddot{v}_t \leftarrow \frac{K}{r} v \quad c\dot{v} \quad \frac{K}{r} v$



$m\ddot{v}_t + c\dot{v} + Kv = 0$

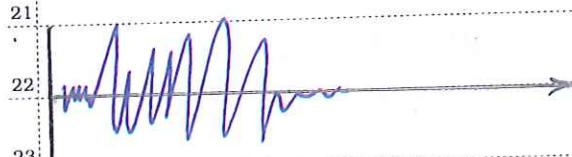
$m\ddot{v}_t + m\ddot{v}_g + c\dot{v} + Kv = 0$

$m\ddot{v}_t + c\dot{v} + Kv = m\ddot{v}_g$

$m\ddot{v}_t + c\dot{v} + Kv = p_{eff}(t)$

نیز زنگ

آنکه تأثیرگذار زلزله را در سیستم دینامیکی زلزله، زنگ، زلزله

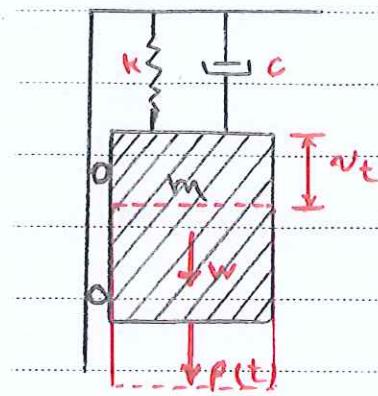


$v_g(t) = \omega \sin \omega t \quad \dot{v} = \omega \cos \omega t \quad \ddot{v} = -\omega^2 \sin \omega t$

Subject: _____

Year: _____ Month: _____ Day: _____ ()

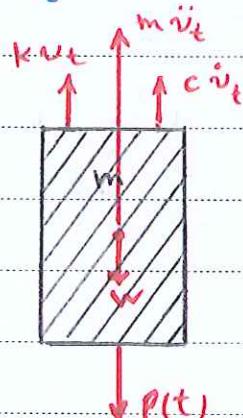
آنچه ارتفاع در راستای وزن سازه در مکاره تغییر ایجاد می‌شود



فقط یک عدد است

تغییر مکان ناشی از وزن + تغییر مکان استاتیک = جابجایی

$$v_t = v + v_s$$



معادله تقارن:

$$v_t = v + v_s$$

فقط یک عدد است

$$\dot{v}_t = \dot{v}_s + \dot{v} = \dot{v}$$

$$\ddot{v}_t = \ddot{v}_s + \ddot{v}$$

$$m\ddot{v}_t + C\dot{v}_t + Kv_t = p(t) + w$$

(نحوه ناخواسته) (نحوه استثنای)

$$m\ddot{v}_s + C\dot{v}_s + (Kv + Kv_s) = p(t) + w$$

لذت

لذت با توجه به شکل مقابله نیزه ایجاد شد. در فنر برابر با وزن است.

نیزه



$$\text{فنر } F = K \times v_s$$

نیزه وزن باشت ایجاد این نیزه در فنر شده بیس این در ناهم برابر است.

$$w = F \Rightarrow w = K \cdot v_s$$

طبق اثبات بالا برابر می‌باشد.

$$\Rightarrow \ddot{v}(t), \dot{v}(t) \Rightarrow m\ddot{v}_s + C\dot{v}_s + Kv_s + Kv_s = p(t) + w$$

را در همان مدار مترادف (دستور)



نتیجه: آنچه ارتفاع در راستای وزن سازه هم باشد معادله تغییر ارتفاع

TANDIS

Subject:
Year: Month: Day: ()

* نکته: در تغییر دینامیک اگر جمیع میرایی، سختی و بار را داشت، باشیم من توانم

تغییر مکان را حساب کرد اما در تغییر استاتیک فقط با داشتن بار و سختی من توانم

تغییر مکان را بدست آورد.
بار خارجی وجود ندارد.

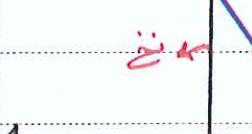
$m\ddot{u} + c\dot{u} + k u = 0$ یعنی بار خارجی من را ساخت.

در اثریں جابجا کی اولین صورت کو لیزد و یا حالات دیگر اعمال سمعت بهشیش است.

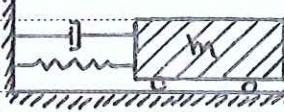
مکان

جهت

هدو نیز من توان همچنان اعمال شود



در شکل مقابل به جسم تغییر مکان اولیه من دهم، مثلاً



بادست من دهم و بعد رهایش نمی‌کنیم. نهوند دیگر من زلزله است.

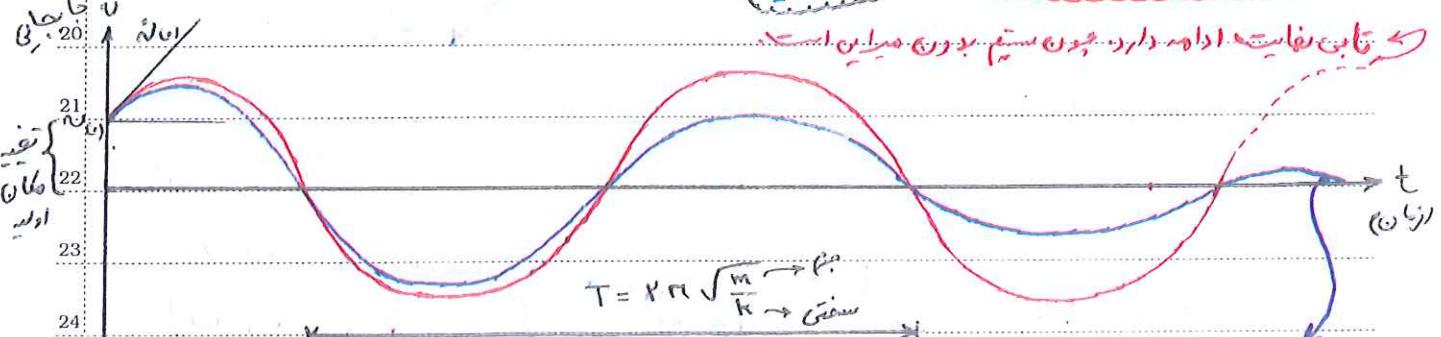
درینها باز هایانه وجود دارند. میرایی نیز هست. فقط درینها

نم بودن مقدار آنها من توان از میرایی صرف نظر نکریم.

$m\ddot{u} + c\dot{u} + k u = 0$

$m\ddot{u} + c\dot{u} + k u = 0$

→ تابع نفایت ادامه دارد. جوین ستم بدور میرایی است



$$T = 2\pi \sqrt{\frac{m}{k}} \rightarrow f_{\text{nat}} = \frac{1}{T}$$

درینها تغییر مکان به صورتی که چون سیم میرایی دارد. و باست اسطولک از زیر خود

TANDIS

Subject:.....

Year:..... Month:..... Day:..... ()

۱) تعاضد زرد بودن بازدیدی می‌باشد.

$$m \ddot{v}_u + k v_u = 0 \xrightarrow{\text{قسمت}} \ddot{v}_u(t) + \frac{k}{m} v_u(t) = 0$$

$$\Rightarrow T = \frac{2\pi}{\omega} \rightarrow \omega = \frac{2\pi}{T} \quad \text{و} \quad T = 2\pi \sqrt{\frac{m}{k}} \quad \text{داین تاب} = T$$

۲) آنها (فرکانس رادیویی)

$$\Rightarrow \omega = \frac{\sqrt{m}}{\sqrt{k}\sqrt{\frac{m}{k}}} = \frac{1}{\sqrt{\frac{m}{k}}} \Rightarrow \omega = \sqrt{\frac{k}{m}} \Rightarrow \omega = \frac{\sqrt{k}}{\sqrt{m}}$$

$$\Rightarrow \ddot{v}_u(t) + \omega^2 v_u(t) = 0 \quad *$$

$$v = v_p + v_c = \text{جواب مکانی} + \text{جواب خنوسی}$$

جواب خنوسی صفر (نیست) چون طرف دوم صفر است. یعنی جوابی که در مقادیر قدر و دهم

تا دو طرف معادله باهم برابر شوند.

$$v = 0 + G e^{st} \quad \dot{v}_u = G s e^{st} \quad \ddot{v}_u = G s^2 e^{st}$$

$$\Rightarrow G e^{st} (s^2 + \omega^2) = 0 \Rightarrow \text{در معادله قرار می‌گیریم} \Rightarrow G e^{st} + \omega^2 G e^{st} = 0$$

$$\omega^2 = \frac{k}{m}$$

$$\Rightarrow G e^{st} (s^2 + \omega^2) = 0$$

و چون دنال جواب صفر نیستم

$$s^2 + \omega^2 = 0$$

$$\Rightarrow s^2 = -\omega^2$$

$$\Rightarrow \sqrt{s^2} = \sqrt{-\omega^2}$$

$$\Rightarrow s = \omega \sqrt{-1}$$

$$\Rightarrow s = \pm i\omega$$

TANDIS

جواب معادله
دینامیک

$$v = G_1 e^{-i\omega t} + G_2 e^{+i\omega t}$$

Subject:

Year: Month: Day: ()

$$e^{\pm i\omega t} \Rightarrow e^{\pm i\omega t} = \cos \omega t \pm i \sin \omega t$$

$$v = G_1 \cos \omega t - i \sin \omega t + G_2 \cos \omega t + i \sin \omega t$$

* $v(t) = A \sin \omega t + B \cos \omega t$ استفاده از شرایط اولیه بسته باشد. A, B

$$\begin{cases} v(0) \\ \dot{v}(0) \end{cases} \Rightarrow v(0) = A \sin \omega(0) + B \cos \omega(0) = B \Rightarrow B = v(0)$$

$$\Rightarrow \dot{v}(0) = \omega A \cos \omega(0) + (-\omega B \sin \omega(0)) = \omega A \Rightarrow A = \frac{v(0)}{\omega}$$

جا بگذار در

$$v(t) = \frac{v(0)}{\omega} \sin \omega t + v(0) \cos \omega t$$

$$v(t) = \sqrt{\left(\frac{v(0)}{\omega}\right)^2 + v(0)^2} \cos(\omega t - \theta)$$

← دامنه مطلق

$$m \ddot{v} + k v = 0$$

نتیجه کل 8

$$v(t) = \rho \cos(\omega t - \theta)$$

یا باید باره سازه وارد شود.

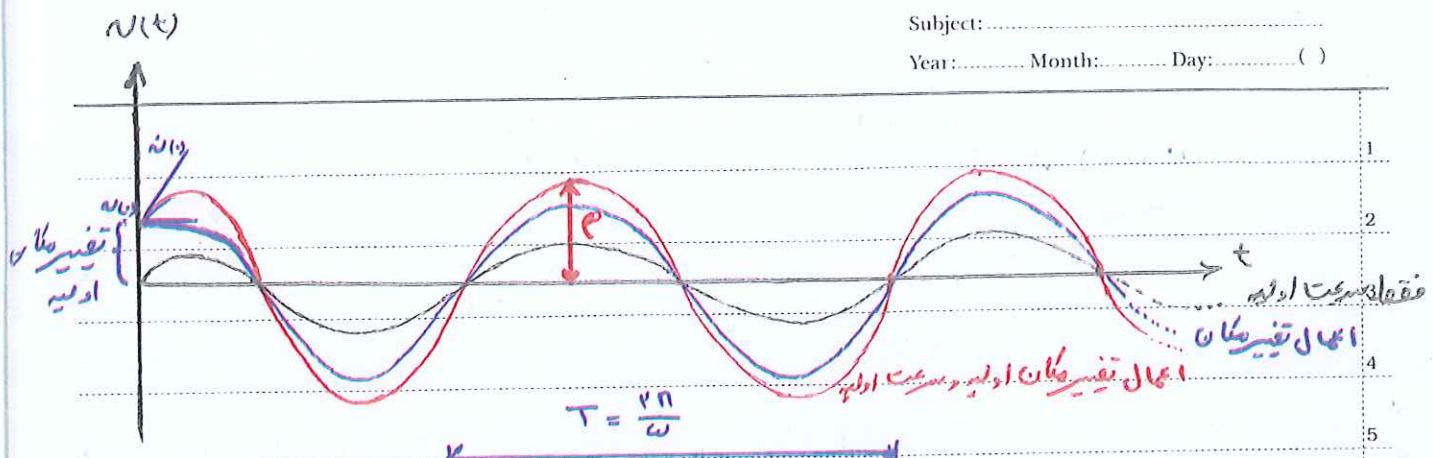
و هم سرعت اولیه داشته باشد.

در اینجا اول تغییر مکان داشته باشد.

رفت و برگشت سازه به جه و سختی آن بستگی دارد.

هر سازه چون جه و سختی دارد پس یک نرخ لامپ طبیعی دارد.

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}}$$



اگر دامنه ثابت شد، فرکانس ارتعاش ثابت است
ارتعاش زیاد با تغییر مکان اولیه و یا سرعت اولیه و یا حدود هزیان باشد صورتی داشته باشد

$$m = 1 \quad k = 1 \quad v(0) = 1 \text{ cm} \quad \dot{v}(0) = 8 \text{ cm/s}$$

$$\theta = \tan^{-1} \left(\frac{\dot{v}(0)}{\omega v(0)} \right)$$

در حالی که ماتریسیم $\cos \theta = 1$

$$m\ddot{v} + c\dot{v} + Kv = 0$$

ارتعاش زیاد باشد

هر تفاضل در پاسخ به خاطر میرای است

$$v = v_p + v_c = \text{جواب خودکار} + \text{جواب خودکار}$$

$$v = v_0 e^{st} + Ge^{st} = Ge^{st}$$

$$\ddot{v} = G s^2 e^{st}, \quad \dot{v} = G s e^{st}$$

$$m(G s^2 e^{st}) + c(G s e^{st}) + k(G e^{st}) = 0$$

$$Ge^{st} = 0 \Rightarrow G = 0$$

$$Ge^{st} (s^2 m + sc + k) = 0$$

$$\frac{s^2 m}{m} + \frac{sc}{m} + \frac{k}{m} = 0 \quad \omega^2$$

$$\Rightarrow s^2 + sc/m + \omega^2 = 0 \quad \text{TANDIS}$$

Subject:
Year: Month: Day: ()

1 $\Rightarrow \ddot{s} + \frac{c}{m} s + \omega^2 = 0$... مسیر بحرابی، میتوان سه حالت امکان داشت

2
3 $s_1, s_2 = -\frac{c}{\sqrt{m}} \pm \sqrt{\left(\frac{c}{\sqrt{m}}\right)^2 - \omega^2}$

4
5 $\left(\frac{c}{\sqrt{m}}\right)^2 - \omega^2 = 0 \rightarrow \left(\frac{c}{\sqrt{m}}\right)^2 = \omega^2$... حالت اول: آر زیر را در قالب برای عرض شود:

6
7 $\Rightarrow \frac{c}{\sqrt{m}} = \omega \Rightarrow c_{cr} = \sqrt{m} \omega$... میزان بحرابی

8
9 $\left(\frac{c}{\sqrt{m}}\right)^2 - \omega^2 > 0 \rightarrow \left(\frac{c}{\sqrt{m}}\right)^2 > \omega^2$... حالت دوم: آر زیر را در قالب مثبت شود

10
11 $\Rightarrow c > \sqrt{m} \omega = c_{cr}$... میزان خود بحرابی

12
13 $\left(\frac{c}{\sqrt{m}}\right)^2 - \omega^2 < 0 \rightarrow \left(\frac{c}{\sqrt{m}}\right)^2 < \omega^2$... حالت سوم: آر زیر را در قالب منفی شود

14
15 $\Rightarrow c < \sqrt{m} \omega = c_{cr}$... میزان رفت بحرابی *

در طبیعت حالت اول و دوم وجود ندارد.

مهم تابع نایاب (آر جواب حقیقی) باشد

میزان آنقدر زیاد است که سازه با ارتقا شد و باره به حالت اولیه فوکوس نگردد.

Subject: _____

Year: Month: Day: ()

$$\xi = \frac{c}{c_{cr}} = \frac{c}{\sqrt{m\omega^2}} \Rightarrow c = \sqrt{\xi m \omega^2}$$

$$\frac{c}{\sqrt{m}} = \xi \omega$$

$$s = -\frac{c}{\sqrt{m}} \pm \sqrt{\left(\frac{c}{\sqrt{m}}\right)^2 - \omega^2} \Rightarrow s = -\xi \omega \pm \sqrt{(\xi \omega)^2 - \omega^2}$$

$$s = -\xi \omega \pm \sqrt{\omega^2 + \xi^2 \omega^2}$$

$$\sqrt{-1\omega^2(1-\xi^2)}$$

$$\Rightarrow s = -\xi \omega + i(\omega \sqrt{1-\xi^2}) \rightarrow \omega_D$$

با تقریب ω_D را ممتوان همان س لحاظ کرد.

اگر $\xi = 0.05$ در تاریخ عبارت زیر را دریابیل $\omega \sqrt{1-\xi^2}$ تقریباً نزدیک

$$(-\xi \omega - i\omega_D)t \quad (-\xi \omega + i\omega_D)t$$

$$v = G_1 e^{-i\omega_D t} + G_2 e^{i\omega_D t}$$

لذت شود

$$= e^{-\xi \omega t} \left[G_1 e^{-i\omega_D t} + G_2 e^{i\omega_D t} \right]$$

$$= e^{-\xi \omega t} [A \sin \omega_D t + B \cos \omega_D t]$$

متادی باشد این $B \neq A$
جای خود بگیر

$$v(t) = B$$

$$i(t) = -\xi \omega v e^{-\xi \omega t} [A \sin \omega_D t + B \cos \omega_D t] + e^{-\xi \omega t} [A \omega_D \cos \omega_D t - B \omega_D \sin \omega_D t]$$

$$\Rightarrow i(t) = -\xi \omega v(t) + A \omega_D$$

TANDIS

$$A = \frac{i_0 + \xi \omega v_0}{\omega_D}$$

Subject:
Year: Month: Day: ()

1. $m \ddot{v} + c \dot{v} + k v = 0$

دستگاه:

2. $v(t) = e^{-\zeta \omega t} \left[\frac{\dot{v}_0}{\omega_0} + \frac{\zeta \omega v_0}{\omega_0} \sin \omega_0 t + v_0 \cos \omega_0 t \right]$

3. آردریکسند یکی درجه آزادی با جرم مشخص، میان میخواست $\zeta = 0.5$ باشد.

تغییر میزانهای مردمانه

4. دستگاه معلوم و با تغییر مکان 5 cm بعداز ۷ ثانیه تغییر مکان مقدار است 8 cm زاره.

5. $v(t) = P_0 \cos(\omega_0 t - \theta_0)$

باید میتوان آردریکسند تراز دهیم

6. $P_0 = e^{-\zeta \omega t} \sqrt{\left(\frac{\dot{v}_0}{\omega_0} + \frac{\zeta \omega v_0}{\omega_0} \right)^2 + v_0^2}$

پاسخ میتوان ارتفاع آزاد

7. $\dot{v}_0 + \zeta \omega v_0$

بدون میتوان بدست آورد.

8. $\theta = \tan^{-1} \left(\frac{\omega_0}{v_0} \right)$

9. دامنه را بسته به زمان است، اما در اتفاقی آزاد بدون میتوان دامنه بزمان

10. میتواند دامنه در حالات با افزایش t دامنه به صفر نزدیک شود.

11. $P_0 = e^{-\zeta \omega t} \sqrt{\left(\frac{\dot{v}_0}{\omega_0} + \frac{\zeta \omega v_0}{\omega_0} \right)^2 + v_0^2} = e^{\frac{1}{2} \zeta \omega t} \sqrt{\dots}$

12. در اینجا بالا آردریکسند میتواند میان داشت e^{∞} باشد

13. حاصل صفر نشود، یعنی دامنه با افزایش t کم و کمتر در نهایت به صفر نمیشود

جایگاه
در فایلهای اولیه
جایگاه اولیه

Subject: _____
Year: _____ Month: _____ Day: _____ ()

بدون پرتاب

با پرتاب

$$T = \frac{2\pi}{\omega}$$

تفاوت تکنیک در صیرایی است. همچو عواملی در عالست ارتفاع آزاد داشتی از قاعده

این متریک را صیرایی نمودیم.

در اینجا اول صیرایی کسر اشتغال را است اما با زیاد شدن زمان صیرایی

اشتغالی را کم کرد.

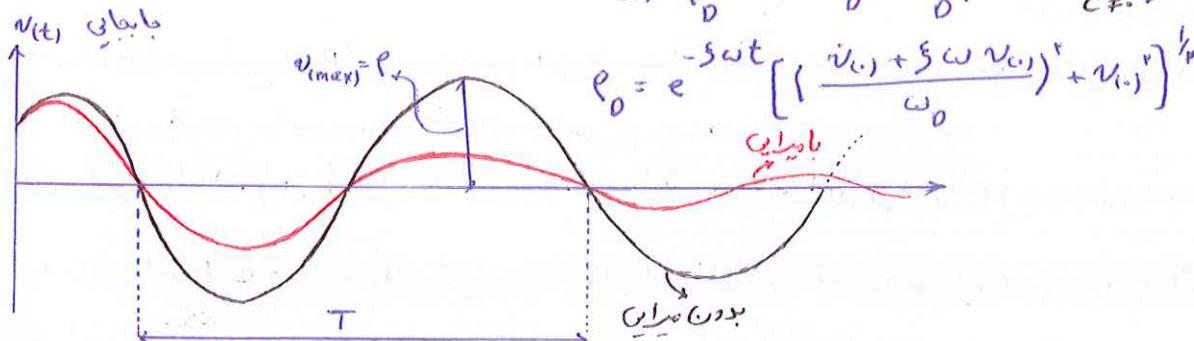
یک از راههای اندازه گیری صیرایی ارتفاع آزاد است.

عنصری بسیار را ارتفاع آزاد در سیستم داریم در ۲ زمان مختلف مقدار صیرایی را

متوافق نمی با انتظار از خود عالست کرد.

تحليل دینامیکی سازه های درجه ۱ زادی

$v_t = P \cos(\omega t - \theta)$ باشد فرکانس ثابت تابعیت با ارتعاش درجه ۱ است. $c = \sqrt{\frac{k}{m}}$ فرکانس ثابت $\omega_0 = \sqrt{\frac{k}{m}}$



نکته: اگر میرای وجود نداشته باشد ($c=0$) دامنه همچنانه برابر مسافت زن شود. و اگر میرای وجود داشته باشد ($c \neq 0$) دامنه کم کم برابر مسافت خواهد شد.

در حالت با میرای داریم و $c \neq 0$ باشد

$$v_{max} = e^{-zeta*omega_0*t} \left[\left(\frac{v_{(0)} + zeta*omega_0*v_{(0)}}{\omega_0} \right)^2 + v_{(0)}^2 \right]^{1/2}$$

اگر فرض کنیم A مقدار آن است

$$\frac{v_{max}}{v_{max}} = \frac{e^{-zeta*omega_0*t} \cdot A}{e^{-zeta*omega_0*(t+T_0)} \cdot A} \Rightarrow \frac{v_n}{v_{n+1}} = \frac{e^{-zeta*omega_0*T_0}}{e^{-zeta*omega_0*t} \cdot e^{-zeta*omega_0*T_0}} = e^{zeta*omega_0*T_0}$$

$$\Rightarrow e^{zeta*omega_0 \frac{n\pi}{omega_0}} \approx e^{zeta 2\pi}$$

$$e^{zeta 2\pi} = 1 + zeta 2\pi + \frac{(zeta 2\pi)^2}{2!} + \frac{(zeta 2\pi)^3}{3!} + \frac{(zeta 2\pi)^4}{4!} + \dots$$

قابل صرف نظر کردن در معادلهای کوچک

در نهایت برای های کوچک

$$\frac{v_n}{v_{n+1}} = e^{zeta 2\pi}$$

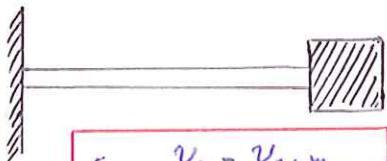
$$e^{zeta 2\pi} = 1 + zeta 2\pi \Rightarrow \frac{v_n}{v_{n+1}} = 1 + zeta 2\pi$$

نکته: هرچه بزرگتر در تقریب‌گزینه شود خطای اندازه‌گیری بیشتر است، اما در معادلهای کوچک صورت کسر به توان مردود و تقسیم بر ۲ و ۴ و ۸ و ... می‌شود.

$$zeta 2\pi = \frac{v_n}{v_{n+1}} - 1 \Rightarrow zeta = \frac{v_n - v_{n+1}}{2\pi \cdot v_{n+1}}$$

نتیجه: با داشتن دامنه در محدود n و $n+1$ می‌توان میرای را

اندازه گزینی کرد.



$$zeta = \frac{v_n - v_{n+m}}{2\pi \cdot m \cdot v_{n+m}}$$

به عنوان نمونه اگر سازه‌ی مقابل به ارتعاش درجه ۱ داشته باشد دامنه در درستگاه n و $n+m$ می‌توان میرای را محاسب کرد.

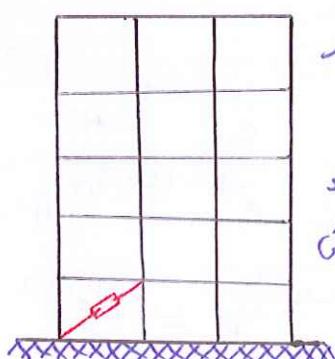
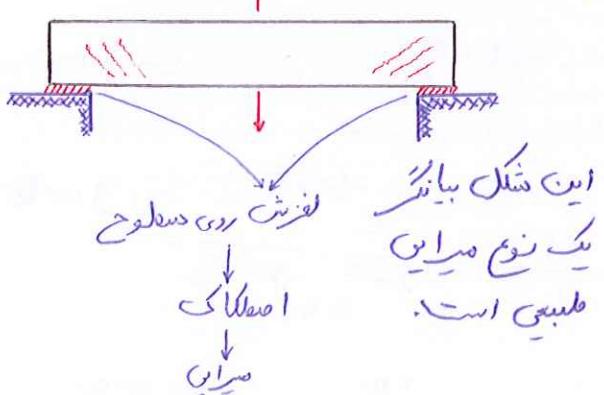
مکانیزم

چه عوامل سبب میگیرد؟

در خلاصه دامنه ارتعاش به متن بزرد.
نکته: یک از سایع اصولاًک بین جسم با هر کسی است. اما در میان میانی در میان هر کسی است.

۲) هیای داخل (املاک داخل) : املاک بین مولکهای تشکیل دهنده جسم در اثر املاک درون نشانه ناشی از ارتعاش که باعث هیای می شود، آن معنی اطراف جسم هو باشد همچنین هیای داخل (داخل) از همین هیای خارجی نیست است.

۱۳) میراں کمپ ہ اسکا بین سطوح تک یا جسم مرغش و تک کا
درست ارتقاش عنتر تک بخورد

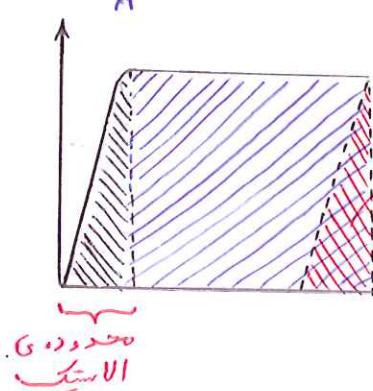


این شکل بیانگر
یک نوع میراگر
معنی معنی من باشد
که از نوع اصلی‌اند
است:

نکته ۸: منرب اصلی‌ای هرچه بیش باشد مرا برین نیز بیش است. در این نوع می‌آنگاه ها، معالجه دارای منرب اصلی‌ای بالاتر باشد و جذب انسانی (مسقط‌گلائی) بشتری دارند.

وَمِنْهُمْ أَلْهَى

$$\sigma = \frac{P}{A}$$

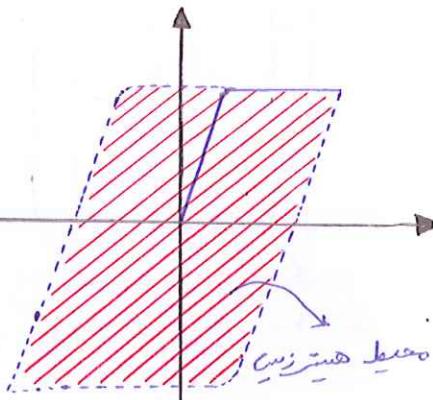
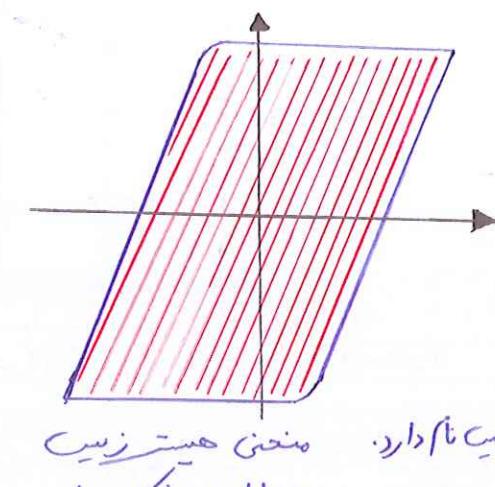
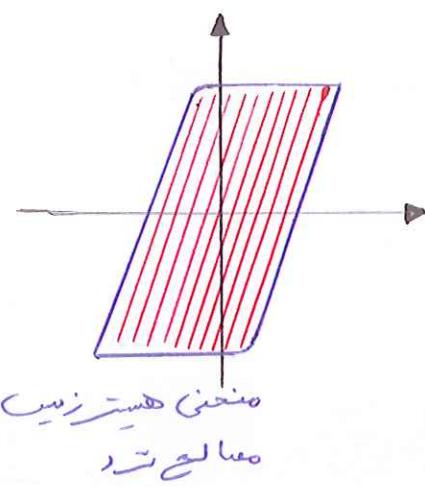


قسم وقتی از حالت الایستیک خارج می شود
و در حالت پلاستیک قدرت برد
متوابع مقداری از انزشی را
دیگر نمی کند که این عمل با E
ایجاد یک تغییر شکل دائمی
صورت می نماید.

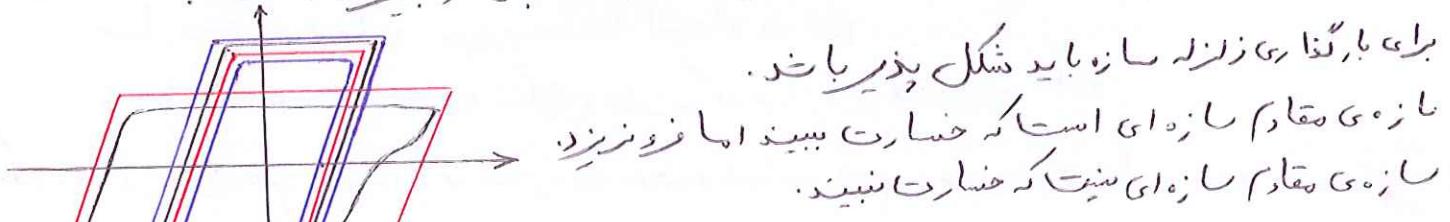
اُس بیکِ عبیم نے وارد شود تفسیر شکل
ایجاد ہے شد و بر اثر این نہ کہ
تنٹ را بہ دنیال دارد، این دن
باعث گرفتہ هم ہے شد.

اگر بیک سازه باری بسته از بار الایک وارد شود، معالج سازه وارد محدودی پلاستیک می شوند.

رفتا ر هسترزیس ۸ سازه از حالت الاستیک خارج می شود و فر هر دیگر از خود را استقلال نماید.



نکته: منحنی هسترزیس چون تردید است، معالج که حلقه های پایدار بیشتر داشته باشد مناسب است.



نکته ۹: اگر در دیگر شکل های مختلف با رُزایی، رفتار هسترزیک معالج ننمایم
باشد، و مقادیر مقاومت کا هشت پیدا کند معالج مرغوب نبود، و این
در معالج مرغوب متفاوت است و معالج مرغوب در راهی رفتار هسترزیک پایدار نمایند
و سفتی مقاومت آنها تحت سلکل های مختلف با رُزایی کا هشت پیدا نمی کند، در نتیجه
سطح زیر منحنی قسم - کرنش برای معالج مرغوب ثابت است و تغییر نمایند.

آخر سطح زیر منحنی بیشتر باشد \rightarrow از خود جذب شده بیشتر \rightarrow رفتار هسترزیک بهتری دارد.

نکته ۱۰: در هر یکی هسترزیس تازه ای که سازه از حالت الاستیک خارج شود این منبع از خود وجود ندارد.

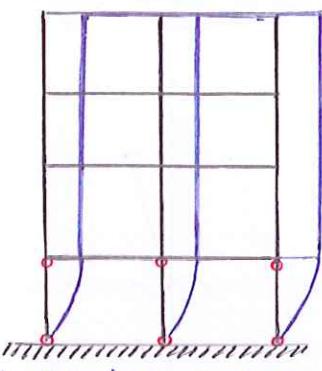
نکته ۱۱: در طراحی های لرزه ای این منبع وجود دارد
چون جسم از حالت الاستیک خارج می شود

نکته ۱۲: سازه اجازه دارد تحت زلزله ای طرح از حدودی الاستیک خارج شود، تغییر شکل داشته در عضو باقی بماند (سازه کمی شود) خسارت بینند اما سازه فرو نمایند.

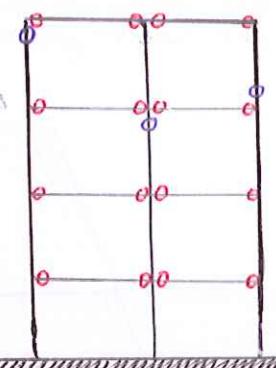
سوال ۸: در سازه از چه عناصر انتقال رشکل پذیری داریم؟ آیا همه باید شکل پذیر باشند؟

پاسخ: از تیرها و مهاربند ها انتقال رشکل پذیری داریم. از انتقالات این انتقال را نداریم.

ستون ها بعد از مغلن شدن تیرها باید مثل یک سریاز، در انتهای درختن مرحله تسلیم شوند. اگر سریان قبل از مغلن شدن تیره مغلن شود سازه تغییر می شود



ابتدا ستون‌ها مفحل شده
که این عمل تغییر سازه را
در پی دارد.



ابتدا مفحل‌ها در تیر ایجاد می‌شود.
در ادامه کم کم ستون‌ها مفحل می‌شوند.

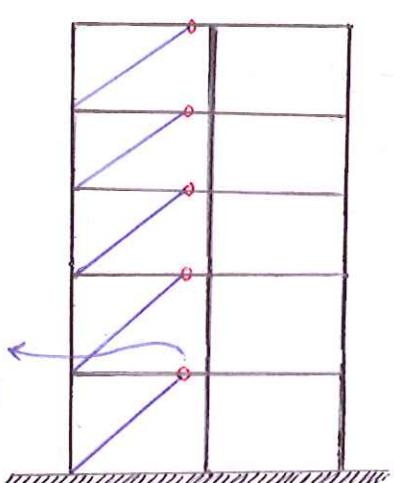
فلسفه‌ی تئوری
ستون قوی و تیر ضعیف
در اینجا شکل گرفته است.

نکته: در شکل پذیری دیگر اولین مفحل‌ها در ستون‌ها را رخ نماید.
پیشنهای انتقال باید مشابه باشد.

خطای را عمدتاً در بین جاهای ایجاد می‌کنیم.
مفحل‌ها در عایق‌های تشکیل شونده سازه را تغییر نمی‌کنند.

نکته ۸ اگر بخواهیم سقف را به سازه‌ی موجود اضافه کنیم و برای این هنگام قصید تقویت تیرها را داشته باشیم، اینگونه عمل کردن استثنای است. چون تیر به قدری قوی شده که مفحل ابتدا در سقف شکل می‌گیرد.

از باد بین خارج از محور، برای اینکه بصورت عمدی مفحل را درست نماییم ایجاد کنیم
استفاده می‌شود.



خارجی در تیر رخ می‌شود مفحل
ابتدا در تیر ایجاد می‌شود.

عملکرد پیز در ساختمان ۸ اگر برق و روک
بیشتر باشد فنیوز هراب می‌شود و برای
وارد ساختمان نمی‌شود و فقط فنیوز را
می‌توان می‌کنیم.

نکته ۹ هر چه میزان بیشتر باشد می‌توانیم نیز بیشتر باشد، چون ما می‌توانیم را از زیر
می‌توانیم و سیکوز در تقلیر می‌گیریم.

ثابت

تحلیل دینامیکی سازه بکدرجه ترازد:

$$v_{(t)} = \ell \cos(\omega t - \theta)$$

* ارتفاع ترازد: ۱) بدون صرایح ($C=0$)

$$v_{(t)} = \ell_0 \cos(\omega_0 t + \theta_0)$$

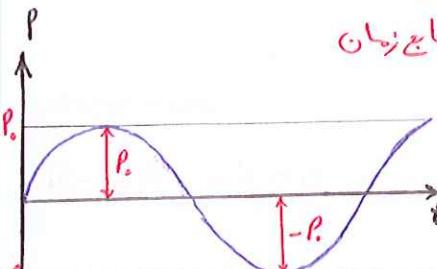
۲) با صرایح ($C \neq 0$)

$$P(t) = 0$$

ذاتی زمان

فرکانس ارتفاع ترازد (ω) (فرکانس طبی)

عوامل های کنترل ارتفاع در حالت ارتفاع ترازد \rightarrow صرایح



$$m\ddot{v} + kv = P_0 \sin \bar{\omega}t \quad \text{بدون صرایح} \quad C=0$$

$$P(t) = P_0 \sin \bar{\omega}t$$

$$m\ddot{v} + c\dot{v} + kv = P_0 \sin \bar{\omega}t \quad \text{با صرایح} \quad C \neq 0$$

$$P(t) = P_0 \cos \bar{\omega}t$$

$$P(t) \neq 0$$

فروزانه از بارهای موشکی: پیش‌هوایا - کور آب و ... با یک معنی ترازدی ای یا زنگنه بارهای موشکی خودند.
 $\omega = \text{فرکانس بار}$

* $m\ddot{v} + kv = P_0 \sin \bar{\omega}t$

تحلیل سازه با ارتفاع اجباری بدون صرایح:

$$v = v_c + v_p = \text{جواب خصیق} + \text{جواب معموم}$$

$$v_c = A \sin \bar{\omega}t + B \cos \bar{\omega}t$$

$$v_p = G \sin \bar{\omega}t, \quad \ddot{v}_p = -G \bar{\omega}^2 \sin \bar{\omega}t$$

$$\ddot{v}_p = G \sin \bar{\omega}t \Rightarrow -G m \bar{\omega}^2 \sin \bar{\omega}t + G k \sin \bar{\omega}t = P_0 \sin \bar{\omega}t$$

$$-G m \bar{\omega}^2 + G k = P_0$$

$$G(k - \bar{\omega}^2 m) = P_0 \Rightarrow G = \frac{P_0}{k - \bar{\omega}^2 m}$$

$$\beta = \frac{k}{m} = \frac{\bar{\omega}}{\omega}, \quad 6\sqrt{\frac{k}{m}} = \bar{\omega} \Rightarrow \frac{m}{k} = \frac{1}{\bar{\omega}^2}$$

$$\Rightarrow G = \frac{P_0}{k} \times \frac{1}{1 - \bar{\omega}^2 \frac{m}{k}} \rightarrow \frac{1}{\bar{\omega}^2}$$

$$v_{(t)} = A \sin \bar{\omega}t + B \cos \bar{\omega}t$$

$$+ \frac{P_0}{k} \times \frac{1}{1 - \beta^2} \sin \bar{\omega}t$$

$$\Rightarrow G = \frac{P_0}{k} \times \frac{1}{1 - (\frac{\bar{\omega}}{\omega})^2} \rightarrow B$$

جواب عمومی، پاسخ حالت ارتفاع ترازد

جواب خصیق در اثر ماده طرف دهنده

معادل مذکور P_0 مقدار معین با رخارچه

میریم.

(جواب حالت پایدار ریاضی ایم)

معادل مذکور P_0 مقدار معین با رخارچه

میریم.

$$\begin{cases} v_{(0)} = \dot{v}_{(0)} = 0 \Rightarrow v_{(0)} = 0 + B \Rightarrow B = 0 \\ \dot{v}_{(0)} = 0 \Rightarrow \omega A + \frac{P_0}{k} \times \frac{1}{1 - \beta^2} \bar{\omega} = 0 \Rightarrow \end{cases}$$

از مذکور بحسب ترتیب B, A

$$A = -\frac{P_0}{k} \times \frac{\bar{\omega}}{1 - \beta^2}$$

نتیجه گلن: در حالت ارتعاش اجباری $\omega \neq \bar{\omega}$ داروں میانی $c = 0$

$$m\ddot{v} + kv = P_0 \sin \bar{\omega}t \quad c = 0$$

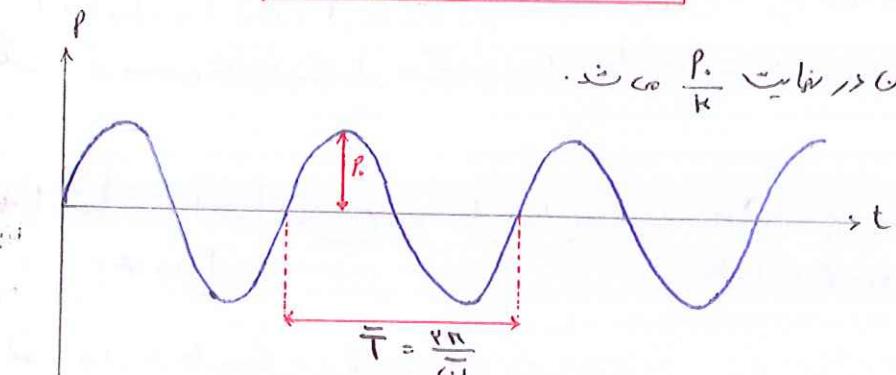
$$\Rightarrow v(t) = \frac{P_0}{k} \times \frac{1}{1-\beta^2} (\sin \bar{\omega}t - \beta \sin \omega t)$$

حالات دوامی
حالات کذرا

$$v(t) = \frac{P_0}{k} \times \frac{1}{1-\beta^2} \sin \bar{\omega}t \Rightarrow \text{جواب حالت پایدار}$$

برای سازی یک درجه ۲ رادی، یک تیر
یک راهنمایی میکنیم که در همه موارد صفر باشد
و بار دینامیکی داشته باشد و $\bar{\omega}$ (فرکانس بار) نیز
 موجود باشد.

نکته: اگر $P_0 / k \gg \bar{\omega}$ دارد که درین تغییر مکان در نهایت $\frac{P_0}{k}$ است.



$$v(t) = \frac{P_0}{k} \times \frac{1}{1-\beta^2} (\sin \bar{\omega}t - \beta \sin \omega t)$$

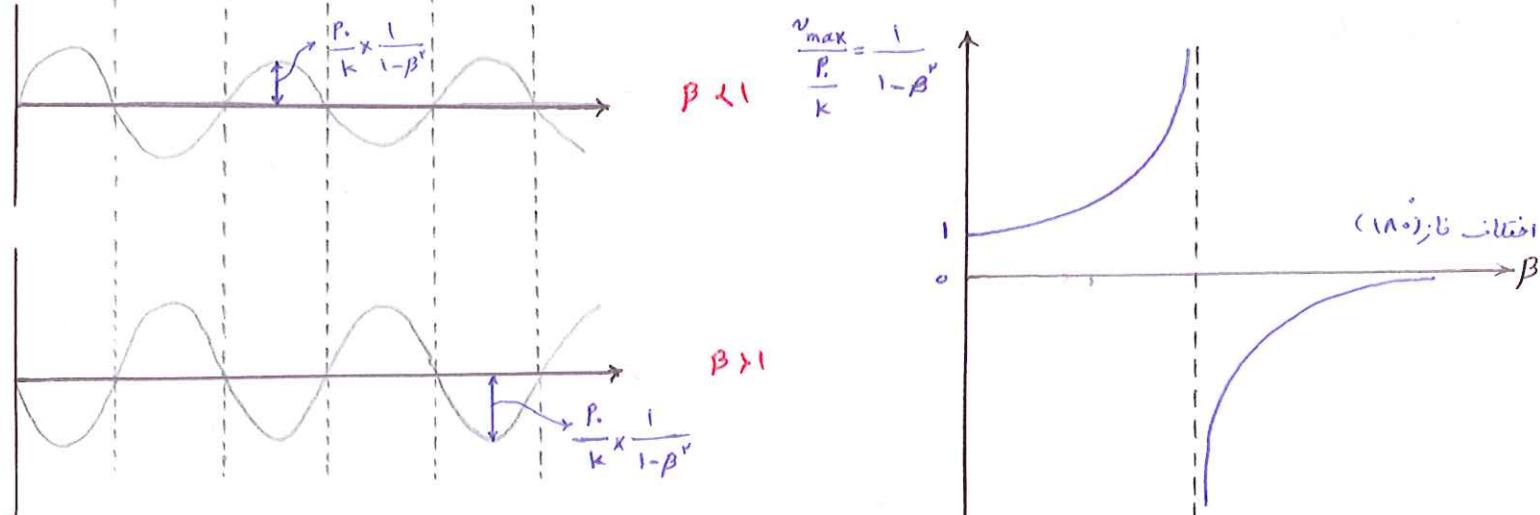
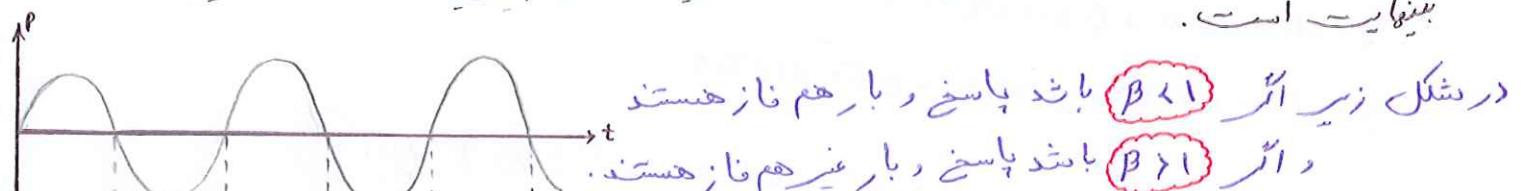
v_{max} $\beta < 1$ است
ضد تقویت دینامیکی
پاسخ انتقامی

شکل ارتعاش \sin است

تغییر مکان در حالت دینامیکی و بارها روندی

$v_{max} = \frac{P_0}{k}$ خالص دامنه جابجایی است

نکته: ضریب تقویت دینامیکی به نسبت $\bar{\omega}$ بیشتر دارد. بدترین حالت یا بیشترین حالت $\alpha = \beta$ ، یعنی رامنی ارتعاش بینهایت است.



$$\left. \begin{array}{l} \text{زمان رکوردن} \\ \text{اختلاف ناز نداریم} \end{array} \right\} \begin{array}{l} \beta > 1 \\ \bar{\omega} < \omega \\ T > T-bar \end{array}$$

سازه سفت؛ بار با سرعت کم دارد و منفرد

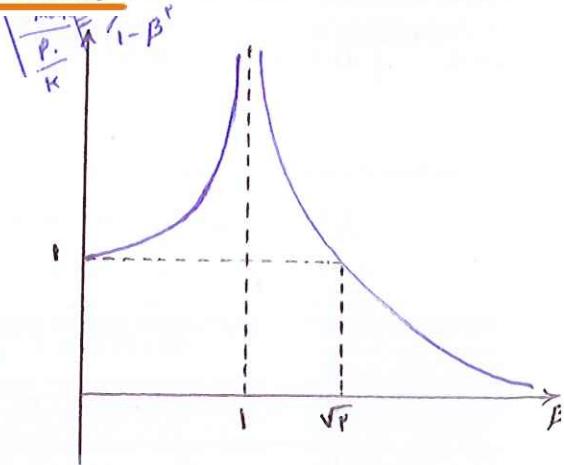
$$\left. \begin{array}{l} \text{زمان رکوردن} \\ \text{اختلاف ناز نداریم} \end{array} \right\} \begin{array}{l} \beta < 1 \\ \bar{\omega} > \omega \\ T < T-bar \end{array}$$

$$v_{max} = \frac{P_0}{K} \times \frac{1}{1-\beta^r} \Rightarrow \left| \frac{v_{max}}{\frac{P_0}{K}} \right| = \frac{1}{|1-\beta^r|}$$

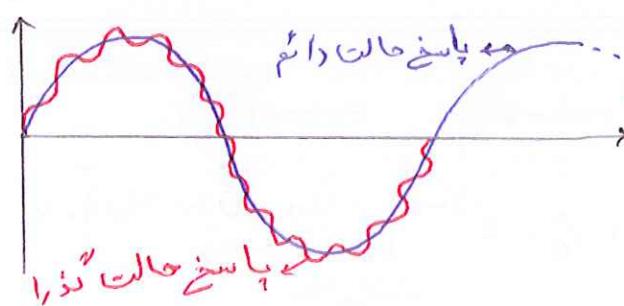
$$\beta = \sqrt{r}$$

$$\beta > \sqrt{r}$$

نتیجه: اگر $\beta > \sqrt{r}$ باشد تغییر مکان دینامیکی کسر از تغییر مکان استاتیکی است.



در حالت $\beta < T$, $\bar{T} > T$, $\beta < 1$ داریم:



در حالت $\beta > T$, $\bar{T} < T$, $\beta > 1$ داریم:

$$m\ddot{v} + c\dot{v} + Kv = P_0 \sin \omega t$$

تعیل سازه باز تقارن اجباری با میزان $(C \neq 0)$

$$v = v_c + v_p = \text{جواب خودکار} + \text{جواب خودنمایان}$$

جواب خودکار طرف دوم مقادره برابر صفر باشد

$$v_c = e^{-\zeta \omega_n t} [A \sin \omega_n t + B \cos \omega_n t] \quad \text{با افزایش زمان صفر شود} \rightarrow \text{جواب نهایی}$$

$$\begin{cases} v_p = G_1 \sin \omega t + G_2 \cos \omega t \end{cases} \rightarrow \text{جواب پابrezalar را بسته داشت} \rightarrow \text{جواب نهایی}$$

$$\dot{v}_p = G_1 \omega \cos \omega t - G_2 \omega \sin \omega t$$

$$\ddot{v}_p = -G_1 \omega^2 \sin \omega t - G_2 \omega^2 \cos \omega t$$

$$\Rightarrow -G_1 m \omega^2 \sin \omega t - G_2 m \omega^2 \cos \omega t + G_1 c \omega \cos \omega t - G_2 c \omega \sin \omega t + G_1 k \sin \omega t + G_2 k \cos \omega t = P_0 \sin \omega t$$

$$\Rightarrow \underbrace{[-G_1 m \omega^2 - G_2 c \omega + G_1 k]}_{\text{باید برابر با } P_0 \text{ شود تا در طرف}} \sin \omega t + \underbrace{[-G_2 m \omega^2 + G_1 c \omega + G_2 k]}_{\text{باید برابر صفر شود}} \cos \omega t = P_0 \sin \omega t$$

مشاهده با هم برابر شوند.

$$\begin{cases} G_1 = \frac{P_0}{K} \times \frac{1 - \beta^r}{(1 - \beta^r)^2 + (\zeta \beta)^2} \\ G_2 = \frac{P_0}{K} \times \frac{-\zeta \beta}{(1 - \beta^r)^2 + (\zeta \beta)^2} \end{cases}$$

$$\Rightarrow v_p = \frac{P_0}{K} \times \frac{1}{(1 - \beta^r)^2 + (\zeta \beta)^2} [(1 - \beta^r) \sin \omega t - \zeta \beta \cos \omega t]$$

$$v(t) = e^{-\zeta \omega t} [A \sin \omega_0 t + B \cos \omega_0 t] + \frac{P_0}{K} \times \frac{1}{(1-\beta^r)^2 + (2\zeta\beta)^2} [(1-\beta) \sin \bar{\omega}t - 2\zeta\beta \cos \bar{\omega}t]$$

با سختی کار نماید

* در بارگذاری سازه همین حالت کذا بعد از زمان ارزین مرود دیگر سختی داشت اهلیت در

$$v(t) = \frac{P_0}{K} \times \frac{1}{(1-\beta^r)^2 + (2\zeta\beta)^2} [(1-\beta) \sin \bar{\omega}t - 2\zeta\beta \cos \bar{\omega}t]$$

یا
متغیر تقویت دینامیکی

$$\Rightarrow v(t) = \frac{P_0}{K} \times \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^r)^2 + (2\zeta\beta)^2}} \sin(\bar{\omega}t - \theta)$$

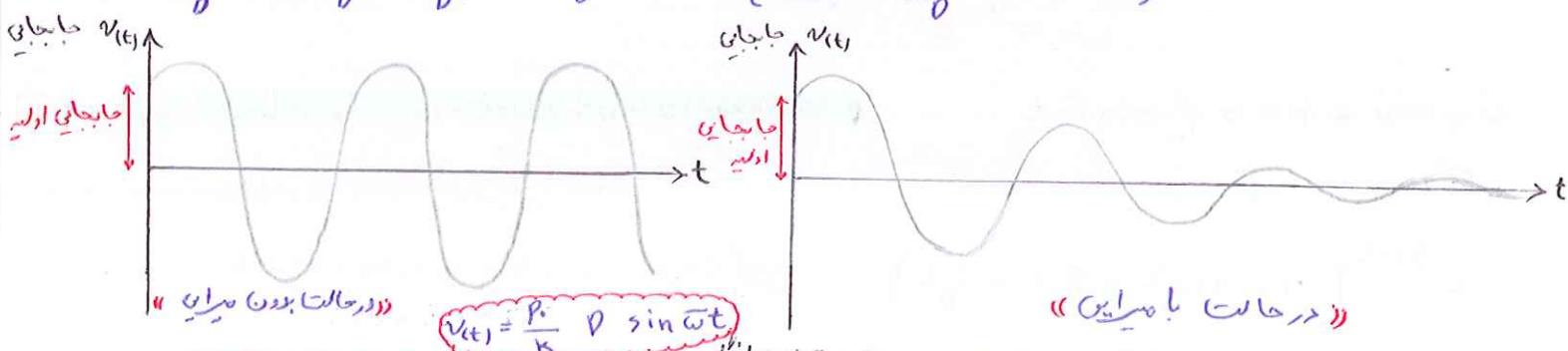
با سختی داشتم
(سازه با برها روشن
و دارای همایشی)

$$v(t) = \frac{P_0}{K} \cdot D \cdot \sin(\bar{\omega}t - \theta)$$

$$\theta = \tan^{-1} \frac{2\zeta\beta}{1-\beta^r}$$

$$v(t) = P \cos(\bar{\omega}t - \theta) \quad \bar{\omega} = \sqrt{\frac{K}{m}} \quad \theta = \tan^{-1} \left(\frac{2\zeta\beta}{1-\beta^r} \right) \quad C = 0 \quad \rightarrow$$

$$P(t) = P_0 \cos(\bar{\omega}t - \theta_0) \quad \theta_0 = \tan^{-1} \left[\left(\frac{v_{0,i}}{\omega_0} + \zeta \omega v_{0,i} \right) \right] \quad C \neq 0 \quad \rightarrow$$



$$v(t) = \frac{P_0}{K} D \sin \bar{\omega}t$$

جواب مانع

جواب مانع

$$v(t) = \frac{P_0}{K} D \sin(\bar{\omega}t - \theta)$$

متغیر تقویت دینامیکی

$$D = \frac{1}{1-\beta^r} \quad \rightarrow \text{در حالت برون همایش}$$

$$D = \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^r)^2 + (2\zeta\beta)^2}} \quad = \text{در حالت با همایش}$$

$$\theta = \tan^{-1} \frac{2\zeta\beta}{1-\beta^r}$$

$$v_{0,i} = e^{-\zeta \omega t} [A \sin \omega_0 t + B \cos \omega_0 t] + \frac{P_0}{K} \times \frac{1}{(1-\beta^r)^2 + (2\zeta\beta)^2} [(1-\beta) \sin \bar{\omega}t - 2\zeta\beta \cos \bar{\omega}t]$$

متغیر تقویت دینامیکی

$$v_{max} = \frac{P_0}{K} D \sin(\bar{\omega}t - \theta)$$

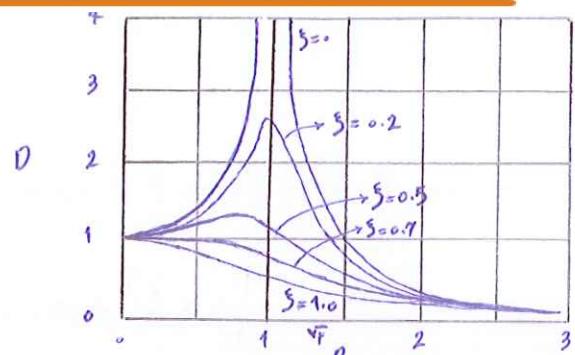
اگر همایش باشد اختلاف فاز بمقدار ممایل بستگی دارد

$$\text{نشانه: } \theta = \tan^{-1} \frac{2\zeta\beta}{1-\beta^r} = 1 \quad \sin(\bar{\omega}t - \theta) = \sin(\bar{\omega}t - 1)$$

بیشترین مقدار خود را دارد.

$$D = \frac{v_{max}}{P_0}$$

نوجوه شوکه هرچه بیشتر شود قله کهتر شود



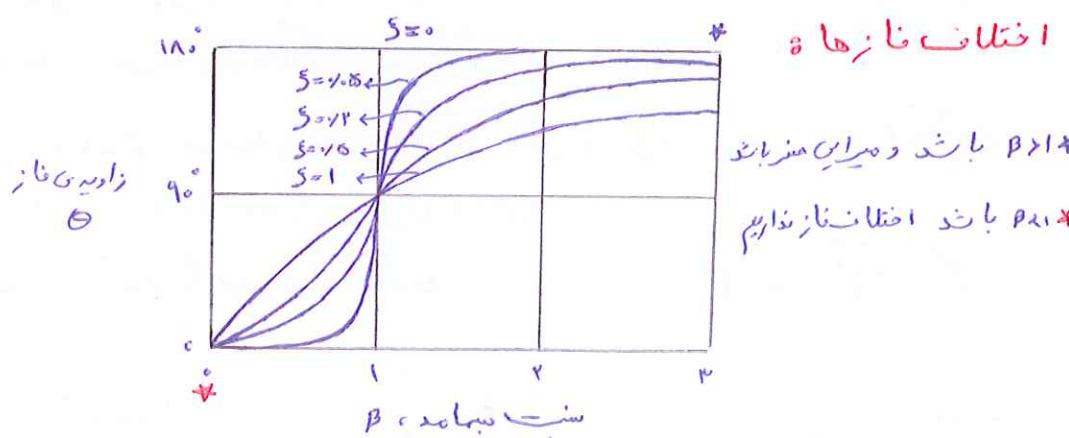
تفصیلات فریب بر رذقها برای دینامیک بر حسب ساده دارای.

مجرای ترین حالت $\beta = 1$ است، در نزدیکی زلکس طبیعی به زلکس بازگذاری باشد، بیشترین افزایش دامنه را داریم.
داین بیشترین پاسخ (تفصیر مکان) را نتیجه می‌دهد.

سؤال: چرا بعضی از ساختهای خسارت بیشتری می‌بینند و بعضی از ساختهای خسارت کمتر؟

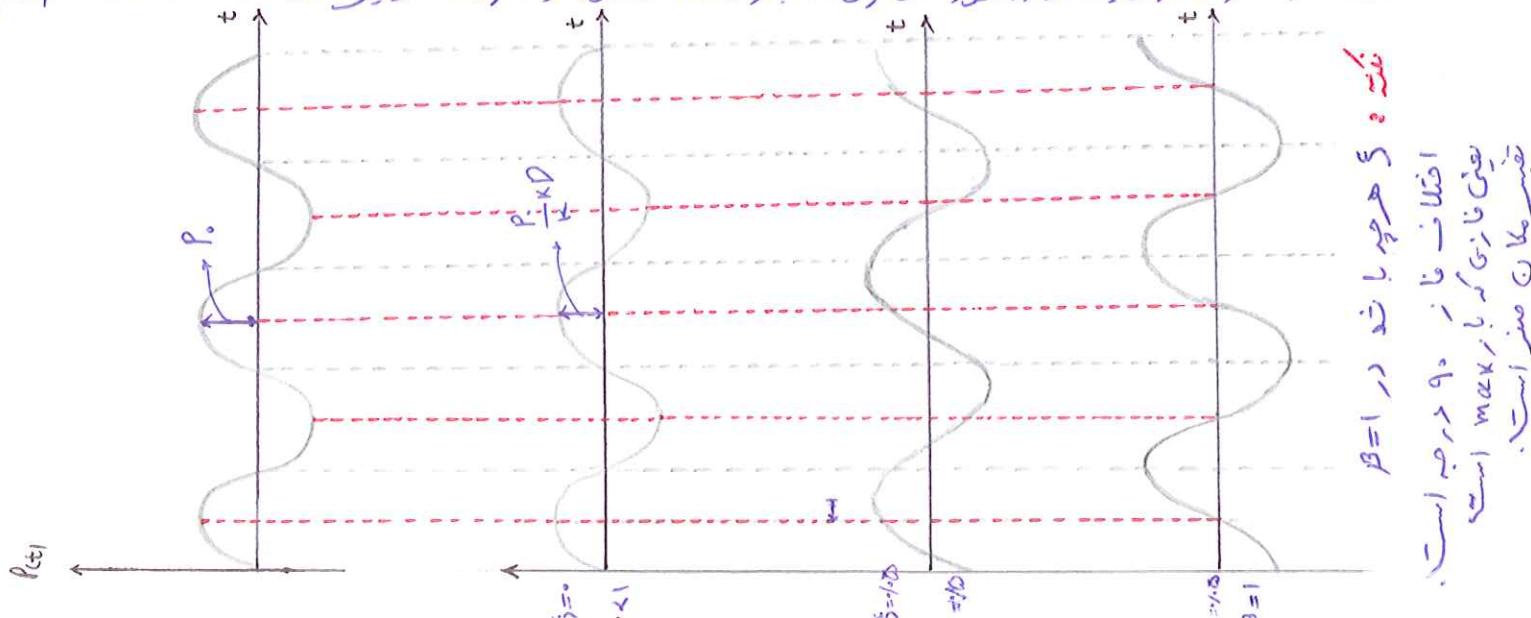
جواب: ذلزله خارجی سینهایت زلکس است. از زلکس‌هایی از ذلزله که به زلکس سازه نزدیک باشد به سازه خسارت می‌زند، بینی اگر زلکس حاکم ذلزله نزدیک به زلکس طبیعی سازه باشد، نزدیکی سازه وارد نشود.

نکته: سازه‌هایی که زلکس طبیعی آنها در زلزله ۱/۲ تا ۱ باشد، تفصیر مکان بیشتری دارند.
نکته: می‌دانیم در محدوده $1 \leq \beta \leq 2$ نقش تغییر سنتی اتفاق می‌کند. چون دامنه به مقدار زیادی افت می‌کند.



تفصیلات زایدی ناز بر حسب ساده دارای

نکته: اگر بسازه بارهای مولیک دارد شود، نازی که بار m_{max} داشت و نازی که تفصیر مکان m_{max} داشود باهم برابر باشند



نکته: اگر طبقه زیاد شود تغییر مکان انتنایی را تغییر مکان دینامیک

در حالت بدون صیرایی، فرکانس بارگذاری با فرکانس طبیعی پلیسار یا نزدیک باشد. یعنی $\beta = 1$ باشد.

نحو: آیا در حالت با صیرایی، تشدید همان $\beta = 1$ است یا خیر؟ \leftarrow جواب: بله، شرط همان $\beta = 1$ است یعنی زمان آغاز لاست بارگذاری دفرکانس طبیعی باهم برابر باشد.

$$N(t) = \frac{P_0}{k} \times D \sin(\omega t - \theta) \rightarrow D_{\max} = \frac{P_0}{k} \times D$$

$$D = \sqrt{\left[\left(1-\beta^2\right)^2 + (25\beta)^2\right]} \quad \text{باهم رابطه‌ی مستقیم دارند.}$$

$$\Rightarrow D = \frac{1}{\left[\left(1-\beta^2\right)^2 + (25\beta)^2\right]^{1/2}}$$

لذا و بدترین زمان کردن شود باید از D نسبت به β مشتق گرفت و برابر صفر قرار داد تا $\beta = 1$ باشد. \leftarrow در این کوچکتر از ۱ است $\beta = 1$ نشود باید از D_{\max} کم باشد.

$$\frac{dD}{d\beta} = 0 \Rightarrow \frac{1}{2} \left[2x - 2\beta(1-\beta^2) + 2x25 \times 25\beta \right] \times \left[(1-\beta^2)^2 + (25\beta)^2 \right]^{-1/2} = 0$$

$$\Rightarrow \beta = \sqrt{1-25^2} \Rightarrow D_{\max} = \frac{1}{25\sqrt{1-25^2}}$$

در نتیجه $\beta = 1$ کوچکتر از ۱ است $\beta = 1$ نشود باید کم شود.

جزوی صیرایی کوچک است $\leftarrow \beta = 1$ نتوان فرض کرد. اگر صیرایی ۰٪ هم امتحان کنیم $\beta = 1$ نشود. اگر صیرایی صفر باشد $\beta = 1$ است اما D_{\max} خواهد داشت.

$\beta = \sqrt{1-25^2} \approx 1$ در حالت صیرایی هم $\beta = 1$ وضعيت تشدید را بوجود آورده.

$$D_{\max} = \frac{1}{25\sqrt{1-25^2}} = \frac{1}{25} \Rightarrow D_{\max} \approx \frac{1}{25}$$

لذا در حدودی تشدید $\beta = 1 \leftarrow$ اشنازه است. یعنی نقش بسته دارد.

حاکمیت تغییر مکان دینامیکی \leftarrow برابر تغییر مکان استاتیکی است.

اگر صیرایی ۸٪ \leftarrow نشود حاکمیت تغییر مکان دینامیکی \leftarrow برابر تغییر مکان استاتیکی است.

$$D = \frac{1}{25} = \frac{1}{25 \times \frac{8}{100}} = 10$$

$$v(t) = e^{-\zeta \omega_0 t} [A \sin \omega_0 t + B \cos \omega_0 t] + \frac{P_0}{K} \frac{1}{(1-\beta^2) + (2\zeta\beta)^2} [(1-\beta^2) \sin \omega_0 t - 2\zeta\beta \cos \omega_0 t]$$

اگر در اینجا مقادیر $\alpha = \beta = 1$ را تا ردهیم در باساو سازی به رابطه زیر می آید

$$\Rightarrow v(t) = \frac{1}{2\zeta} \frac{P_0}{K} \left[e^{-\zeta \omega_0 t} \left(\frac{\zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}} \sin \omega_0 t + \cos \omega_0 t \right) - \cos \omega_0 t \right]$$

تقریباً برای اگر صرف تکرار ننمی شود

چون $\beta = 1$ می باشد پس $\omega = \bar{\omega}$ است از طرفی به جهت مادرگ و نزدیک بودن ω به $\bar{\omega}$ این دوراباهم برابر ($\omega = \bar{\omega}$) فرض می کنیم در معادله بالا به جای $\bar{\omega}$ و ω_0 ، ω قرار می گیرد.

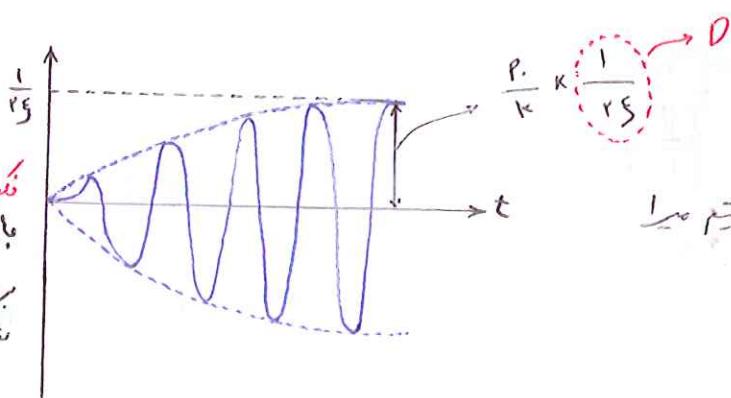
$$\omega_0 = \omega \sqrt{1-\zeta^2} \Rightarrow \omega_0 \approx \omega \Rightarrow \omega_0 = \omega = \bar{\omega}$$

نتیجه ۸ معادله تاریخچه زمان پاسخ در حالت تشدید زمان را می بینیم مخالف صفر باشد ($\neq 0$)

$$v_{(t)} = \frac{1}{2\zeta} \frac{P_0}{K} \left[e^{-\zeta \bar{\omega} t} - 1 \right] \cos \omega t$$

نکته: اگر $t \rightarrow \infty$ میل کند چند اول برابر صفر خواهد شد.

$$\Rightarrow v(t) = -\frac{1}{2\zeta} \frac{P_0}{K} \cos \omega t$$



نکته: بازیکنی متغیر t را می خواهد تا دامنه را به حداقل تغییر ماند
برایاند با داردن کردن بازیکن می خواهد دامنه حد از این شکل نمایند.

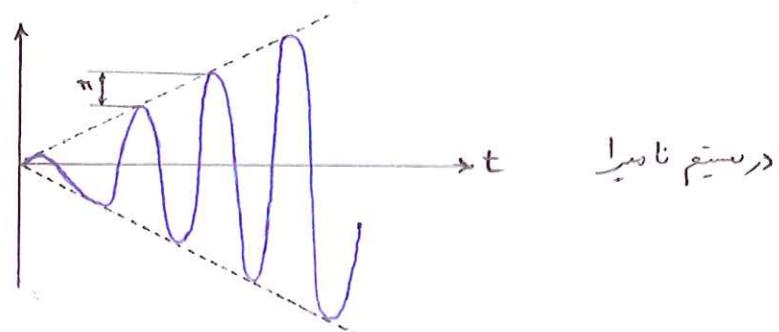
اگر مقدار میانی صفر باشد ($= 0$) معادله بدلیل جواب نهایی را حضور می شود.

$$v(t) = \frac{P_0}{2K} (\sin \omega t - \omega t \cos \omega t)$$

پس از رفرازها از تابع هر پیتال، خواهیم داشت:

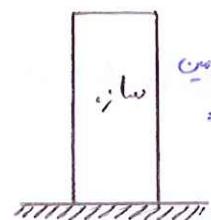
نتیجه ۹ تاریخچه زمان پاسخ در حالت $= 0$

در این حالت ($\alpha = 0$) هرچه زمان می گذرد دامنه ارتفاعش نیز افزایش پیدا می کند در در زمان پیوستی به مقular دامنه بینهایت می برد.



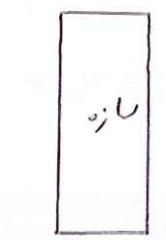
جداسازی ارتعاش

ارتعاش دو من نوع است به هم یا در محیط از هم



حالات دوم
(تکیه گاه مرتفع)

در این حالت ارتعاش زمین
به سازه منتقل نمی شود



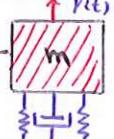
حالات اول
«جسم مرتفع»

چه مصالحی باید ترا را در
نامقدار ارتعاش انتقال داد
به سازه را کنترل کند.

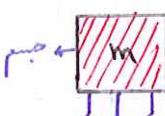
«جسم مرتفع»

جداسازی ارتعاش دستگاهی که روی سقف ترازگزینه، دائمی ارتعاش را به سقف انتقال می دهد، صادر سقف لرزه تکیه (ایزولاتور) تراز دهیم تا از لغزش همیگر سقف خلوگزین شود. این مخفی سازه یک روحیه آزادی همچنین ففند برای بارها را میز نماید. هرگز نه ارتعاش را میتوان کنترل کرد.

در اینجا ما با این مفهوم بارها را میگیریم که در دو حالت اول و دوم برابر باشند



تکیه گاه مرتفع

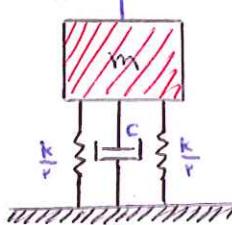


تکیه گاه مرتفع
 $v_g = v_g \sin \omega t$

در این حالت نیز انتقال یافته را برابر میگذیم.

$P(t) = P_0 \sin \omega t$

$$m\ddot{v} + c\dot{v} + kv = P_0 \sin \omega t$$



$F = F_s + F_D$
نیز انتقال یافته
نیز انتقال یافته

$$v(t) = \frac{P_0}{K} D \sin(\omega t - \theta)$$

ضدیابیت تقویت تقویت مکان استاتیکی

دینامیکی

تکل ارتعاش

$$\begin{cases} F_s = Kv \\ F_D = cv \end{cases}$$

$$F = Kv(t) + cv(t)$$

۱) معادله

$$\begin{cases} v_{(t)} = \frac{P_0}{K} D \sin(\omega t - \theta) \\ \dot{v}_{(t)} = \frac{P_0}{K} D \bar{\omega} \cos(\omega t - \theta) \end{cases}$$

مقادیر $v_{(t)}$ و $\dot{v}_{(t)}$ را در رابطه ۱ قرار می دهیم.

$$\Rightarrow F = \frac{P_0}{K} D \sin(\bar{\omega}t - \theta) + \left(C \times \frac{1}{K} \right) D \bar{\omega} \cos(\bar{\omega}t - \theta)$$

$$\frac{\gamma \xi m \omega P_0}{K} = \frac{\gamma \xi \omega P_0}{\omega^2} = \frac{\gamma \xi \omega P_0}{\bar{\omega}^2} = \frac{\gamma \xi P_0}{\bar{\omega}}$$

$$= P_0 D \sin(\bar{\omega}t - \theta) + \frac{\gamma \xi}{\bar{\omega}} P_0 D \bar{\omega} \cos(\bar{\omega}t - \theta)$$

$$\frac{\bar{\omega}}{\omega} = \beta$$

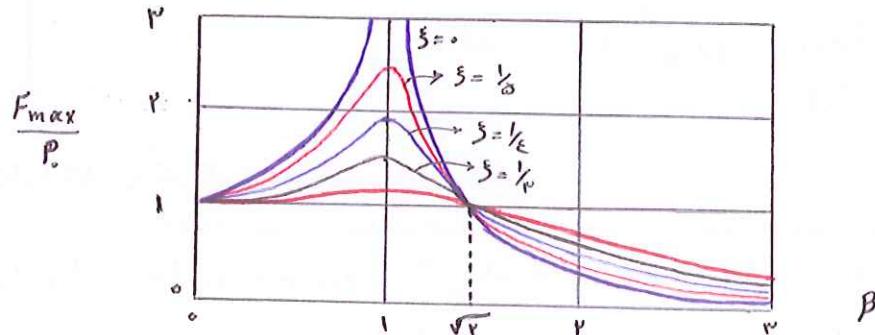
$$= P_0 D \sin(\bar{\omega}t - \theta) + \gamma \xi P_0 D \beta \cos(\bar{\omega}t - \theta)$$

$$F(t) = \sqrt{(P_0 D)^2 + (\gamma \xi P_0 D \beta)^2} \times \sin(\bar{\omega}t - \theta)$$

$$F(t) = P_0 D \sqrt{1 + (\gamma \xi \beta)^2} \times \sin(\bar{\omega}t - \theta)$$

$$F_{\max} = P_0 D \sqrt{1 + (\gamma \xi \beta)^2}$$

$$\Rightarrow \frac{F_{\max}}{P_0} = D \sqrt{1 + (\gamma \xi \beta)^2}$$



نکته: مقدار نیزی انتقال بزرگ در β داشته است.

نکته: اگر سختی بدآگردد می‌باشد که در محدوده $\beta = 1$ قرار گیرد، بشرط نیز انتقال می‌باشد

نکات برداشت شده از نمودار:

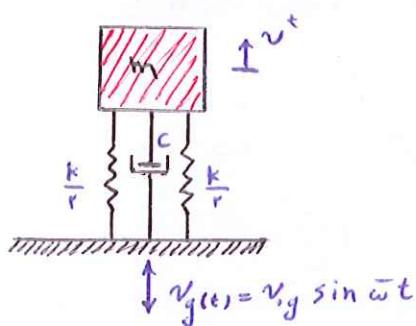
۱) در $\beta = \sqrt{2}$ می‌باشد نقش ندارد. یعنی اگر $\beta = \sqrt{2}$ باشد همه میانی‌ها که پاسخ را دارند یعنی $\beta = 1$ پاسخ

۲) اگر $\beta > \sqrt{2}$ باشد میانی اثر معکوس دارد.

۳) در $\beta = 1$ حد اکثر پاسخ را دارد.

جداسازی تکه ۳. مرتفع رسم روی آن

بدینا تغییر مکان حجم هستم.



$$m\ddot{v}^t + c(\dot{v}^t - \dot{v}_g) + k(v^t - v_g) = 0$$

$$m\ddot{v}^t + C\dot{v}^t + K v^t = C \dot{v}_g + K v_g$$

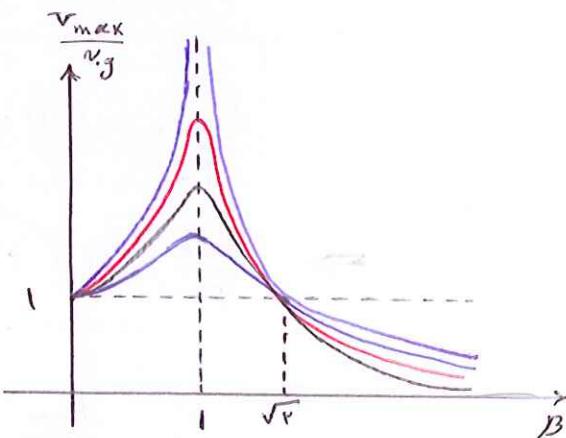
$$m\ddot{v}^t + C\dot{v}^t + K v^t = C \dot{v}_g + K v_g = C \bar{\omega} v_g \cos(\bar{\omega}t) + C \cos(\bar{\omega}t) + K v_g \sin(\bar{\omega}t)$$

$$v(t) = \frac{C \bar{\omega} v_g}{K} \cos(\bar{\omega}t - \theta) + \frac{K v_g}{K} \cos(\bar{\omega}t - \theta)$$

$$v^t = v_g D \sqrt{1 + (15\beta)^2} \cos(\bar{\omega}t - \theta)$$

$$v_{max}^t = v_g D \sqrt{1 + (15\beta)^2}$$

$$\frac{v_{max}}{v_g} = D \sqrt{1 + (15\beta)^2}$$



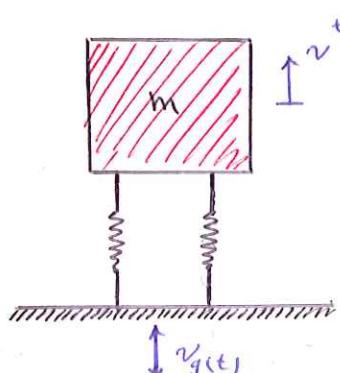
در $\beta = 1$ بیشترین جابجایی ناشی از ارتفاع شکل ۳. به جسم صورت می‌گیرد

مثال ۳: یک جعبه حدی ابزارهای حساس باید در کف ۱ زمینه‌ها نسبت شود. این ۱ زمینه‌ها

دارای ارتفاع قائم با دامنه ۰.۰۳ inch و زلزله ۲۰ Hz (هرت) هستند.

آرزوی جعبه ۸۰ نووند باشد تقریباً کند سختی فنر عایق بندی جعبه حدید را باید

تا دامنه حرکت قائم جعبه ۰.۰۰۱ لایه کاهش داد. صرایح را منزد در تقدیر نمایم



$$\text{ارتفاع قائم کف اشیزخانه با دامنه} \quad v_g = 0.03 \text{ in}$$

$$\text{دامنه حرکت قائم جعبه} \quad v_{max}^t = v^t = 0.08 \text{ in}$$

$$w = 800 \text{ lb} \quad \leftarrow \quad \text{وزن جعبه}$$

$$\bar{\omega} = 20 \text{ Hz} \quad \leftarrow \quad \begin{cases} 1 \text{ Hz} = 2\pi \frac{\text{rad}}{\text{s}} \\ 20 \text{ Hz} = 40\pi \frac{\text{rad}}{\text{s}} \end{cases} \quad \text{فراتر ارتفاع}$$

$$g = 384 \frac{\text{inch}}{\text{sec}^2}$$

$$k = 8$$

$$N_{max}^t = N_g D \sqrt{1 + (25\beta)^2}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} \Rightarrow k = \omega^2 m$$

$$w = \Lambda_{oo} \Rightarrow m = \frac{w}{g} = \frac{\Lambda_{oo}}{9.81}$$

$$\frac{N_{max}}{N_g} = \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (25\beta)^2}} \times \sqrt{1 + (25\beta)^2}$$

دورت سوال فته که ... باشد پس از زیرک فریت شجاعت خود:

$$\frac{N_{max}}{N_g} \times \frac{1}{|1-\beta^2|} \Rightarrow \frac{1000}{9.81} = \frac{1}{|1-\beta^2|}$$

$$\Rightarrow |1-\beta^2| = 4 \Rightarrow -1+\beta^2 = 4$$

$$\beta = \frac{\bar{\omega}}{\omega} = \sqrt{v} \Rightarrow \frac{\epsilon_0 \pi}{\omega} = \sqrt{v} \Rightarrow \omega = \frac{\epsilon_0 \pi}{\sqrt{v}}$$

$$\Rightarrow \beta^2 = v$$

$$\beta = \sqrt{v}$$

$$(i) w = mg \Rightarrow m = \frac{w}{g} \quad \omega = \sqrt{\frac{k}{m}} \Rightarrow \frac{\epsilon_0 \pi}{\sqrt{v}} = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{k}{\frac{w}{g}}} = \sqrt{\frac{k}{w}} = \sqrt{\frac{k}{\frac{mg}{g}}} = \sqrt{\frac{k}{m}}$$

$$\Rightarrow \frac{\epsilon_0 \pi}{\sqrt{v}} = \sqrt{\frac{k \cdot g}{w}}$$

$$\Rightarrow \frac{\epsilon_0 \pi}{\sqrt{v}} = \sqrt{\frac{k \cdot 384}{\Lambda_{oo}}} \Rightarrow k = \frac{(\epsilon_0 \pi)^2 \times \Lambda_{oo}}{v \times 384} = \frac{\epsilon_0^2 \pi^2 \Lambda_{oo}}{v \times 384}$$

سفنت هنر آر $\frac{\text{Lb}}{\text{in}^2}$ باشد حداقل تغییر مکان انتقالی به جویه ۵٪ / اینچ خواهد بود.

سوال: اگر یک دسته ای نیرو وارد شود، سفنت همراه داشته باشیم، چقدر جایجا می شود؟

$$N(t) = \frac{P}{k} \cdot 0 \sin(\bar{\omega} t - \theta) \quad \text{جباب ارتفاع} \text{ هارمونیک} \quad C = 25 \text{ m} \omega$$

اندازه لیرن میلر ۸ میرای جوش از خصوصیات سازه ای است که اندوزن و سختی و مکان آن را اندازه گیری کرد.

۱) روش کاهش دارمه (ارتفاع \uparrow زاد و داشتن دارمه در دستگاه متالی یا غیر متالی)

$$\xi = \frac{v_n - v_{n+1}}{v_n \cdot v_{n+1}} \quad \text{یا} \quad \xi = \frac{v_n - v_{n+m}}{v_n \cdot m \cdot v_{n+m}}$$

$$\xi = \frac{1}{r} \cdot \frac{v_{st}}{v_{max}}$$

۲) روش تقویت تشدید

$$\xi = \frac{1}{r} (P_r - P_i) \quad \text{یا} \quad \xi = \frac{1}{r} (\bar{\omega}_i - \bar{\omega}_r) \quad (3)$$

$$\xi = \frac{W_0}{\epsilon_m w_s}$$

۴) روش احتلاف ازشی در وضعيت تشدید

$$D = \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^r)^r + (\gamma \xi \beta)^r}} \Rightarrow \beta = 1 \Rightarrow D = \frac{1}{\sqrt{\gamma \xi}}$$

$$\therefore N_{max} = D \cdot \frac{P_0}{K} \Rightarrow D = \frac{N_{max}}{\frac{P_0}{K}}$$

تغییر مکان حد اکثر
تغییر مکان استاتیک

$$\Rightarrow \frac{N_{max}}{\frac{P_0}{K}} = \frac{1}{\sqrt{\gamma \xi}} \Rightarrow \xi = \frac{1}{r} \frac{N_{st}}{N_{max}}$$

تغییر مکان استاتیک را از بارگذاری بسته به

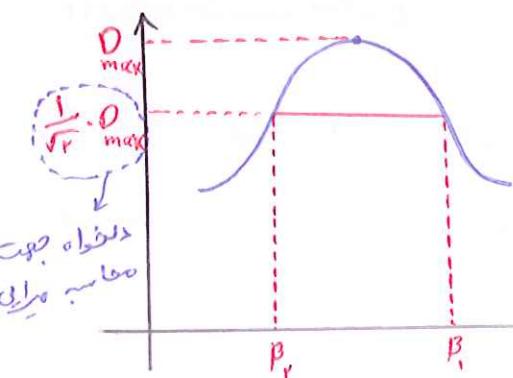
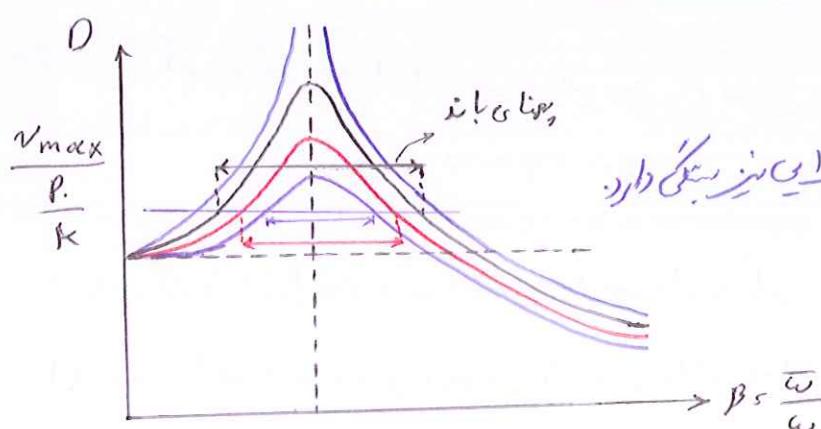
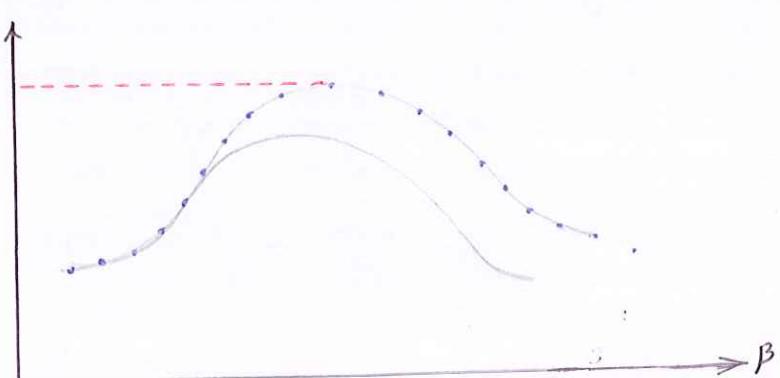
آخرین سازه با فرکانس مشخص، بارهای روندی دارد شود، حد اکثر نقله را اندازه می‌گیریم
با هر بار عوض کردن فرکانس، یک نقله بسته به آن با دصل کردن نقاط بینهم نمودار ترسیم شود
و از این طریق حد اکثر نقله در هر بارهای دیگر حد اکثر تغییر مکان می‌باشد.

N_{max} (تغییر مکان حد اکثر)
روضیت تشدید

$$\theta = t \tan^{-1} \frac{\gamma \xi \beta}{1 - \beta^r} \rightarrow \beta = 1$$

$$\theta = 90^\circ \rightarrow \text{روضیت تشدید} \quad N_{max}$$

برست مکانی



$$N_{max} = \frac{P_0}{K} \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^r)^r + (\gamma \xi \beta)^r}} \Rightarrow D$$

$$D = \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^r)^r + (\gamma \xi \beta)^r}} = \frac{1}{\sqrt{r}} D_{max} \Rightarrow \gamma \xi$$

$$D = \frac{1}{\sqrt{r}} \times \frac{1}{\sqrt{\gamma \xi}} \Rightarrow \xi \geq \frac{1}{r} (P_1 - P_r)$$

$$\xi = \frac{1}{r} (\bar{\omega}_1 - \bar{\omega}_r)$$

$$P_r - P_1 + \gamma \xi \sqrt{r - \xi^2} = \gamma \xi \quad , \quad P_r + P_1 = r(1 - \xi) \Rightarrow \xi = \frac{P_r - P_1}{r} = \frac{\bar{\omega}_r - \bar{\omega}_1}{r}$$

در این روش دیگر به تفسیر مکان استاتیک نیاز نیست. $(\ddot{v}_t = \frac{P}{K})$

نکته: در $\beta = 1$ نزدیک اینزیس دیگر استاتیک باهم برابر خواهد شد. نزدیک مطلب نزدیک باشید و خواهید براحتی
 $m\ddot{v} + c\dot{v} + Kv = P_0 \sin(\bar{\omega}t)$ روش اول است اینزی دارد فضایت تشدید θ $\beta = 1$

$$F_I = m\ddot{v}$$

$$\Rightarrow \ddot{v} = -\frac{P_0}{K} D \bar{\omega}^2 \sin(\bar{\omega}t - \theta)$$

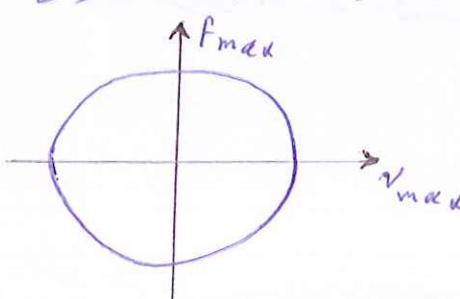
$$\begin{aligned} F_I &= m\ddot{v} = -m \times \frac{P_0}{K} D \bar{\omega}^2 \sin(\bar{\omega}t - \theta) \\ &= -P_0 D \bar{\omega}^2 \sin(\bar{\omega}t - \theta) \end{aligned}$$

$$\Rightarrow \beta = 1 \Rightarrow F_I = -P_0 D \sin(\bar{\omega}t - \theta) \quad \text{نزدیک اینزیس}$$

$$\text{لینویوس} \quad F_e = Kv = K \frac{P_0}{K} D \sin(\bar{\omega}t - \theta) = P_0 D \sin(\bar{\omega}t - \theta)$$

$$\Rightarrow F_e = P_0 D \sin(\bar{\omega}t - \theta) \quad \text{لینویوس}$$

نکته: همانطور که مشخص شد نزدیک اینزی دلالت استاتیک کاملاً صادر و خلاف جویت بوده.



(نزدیک مطلب و تفسیر مکان = بازخواهی و تفسیر مکان)

$$v_t = \frac{P_0}{K} D \sin(\bar{\omega}t - \theta) \quad \text{و} \quad \frac{P_0}{K} D = v$$

$$\Rightarrow v_t = v \sin(\bar{\omega}t - \theta)$$

$$\text{صراحتی} \quad f_D = C \dot{v}_{(t)} = C v \bar{\omega} \cos(\bar{\omega}t - \theta)$$

$$= C v \bar{\omega} [1 - \sin^2(\bar{\omega}t - \theta)]^{1/2}$$

$$= C \bar{\omega} [v^2 - v^2 \sin^2(\bar{\omega}t - \theta)]^{1/2}$$

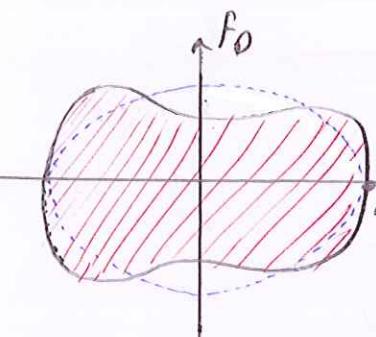
$$\text{استغفار} \quad f_D = C \bar{\omega} [v^2 - (v_{(t)})^2 \sin^2(\bar{\omega}t - \theta)]^{1/2}$$

$$\Rightarrow f_D = C \bar{\omega} [v^2 - v_{(t)}^2]$$

$$\Rightarrow \left[\left(\frac{f_D}{C \bar{\omega} v} \right)^2 + \left(\frac{v_{(t)}}{v} \right)^2 = 1 \right] \rightarrow \text{مادله بینی}$$

$$Cv_{max} = C\bar{v}\bar{\omega} \cdot f_{max}$$

$$\Rightarrow C_s = \frac{f_{max}}{\bar{v} \bar{\omega}}$$



$$W_D = \pi v f_{max}$$

$$\Rightarrow f_{max} = \frac{W_D}{\pi v}$$

$$C_s = \frac{f_{max}}{v \bar{\omega}} = \frac{W_D}{\pi v \bar{\omega}}$$

$$\Rightarrow C_s = \frac{W_D}{\pi v^r \bar{\omega}}$$

$$\Rightarrow C_s = \frac{W_D}{\pi v^r \bar{\omega} K \frac{K}{K}}$$

$$K v^r = \frac{1}{r} w_s$$

$$\Rightarrow w_s = \frac{1}{r} K v^r$$

$$w_s = \text{انحراف مرتبه } n \text{ در تغییر مکان}$$

$$\Rightarrow C_s = \frac{W_D}{\pi v^r \bar{\omega} \frac{\bar{\omega}}{K}}$$

$$\Rightarrow \xi = \frac{C}{v_{max}} = \frac{\frac{W_D \cdot K}{\pi v^r \bar{\omega} \frac{\bar{\omega}}{K}}}{v_{max}}$$

$$\beta = 1 \rightarrow \bar{\omega} = \omega$$

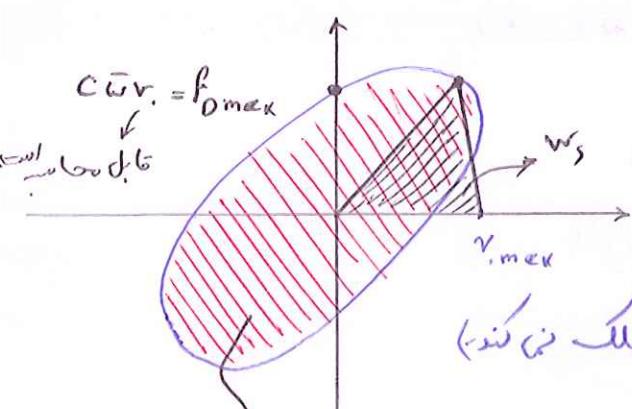
$$\Rightarrow \xi = \frac{W_D}{\epsilon \pi w_s}$$

* در حالی هم نیز هم می‌باشد و هم نیز هم استگ مذکور باشد فقط بقیه بقیه تغییر کند و سطح زیر منحنی ثابت و برای مساحت مقابل است.

* در حالت قبل فقط نیز هم می‌باشد و مذکور بود.

* نیز هم استگ همچنان را جذب نمی‌کند (مسئله نمی‌کند)

* با محاسبه مقادیر انحراف مسئله شد. در هر مسیل بازگذاری، متوازن مقادیر می‌باشد را محاسبه کرد



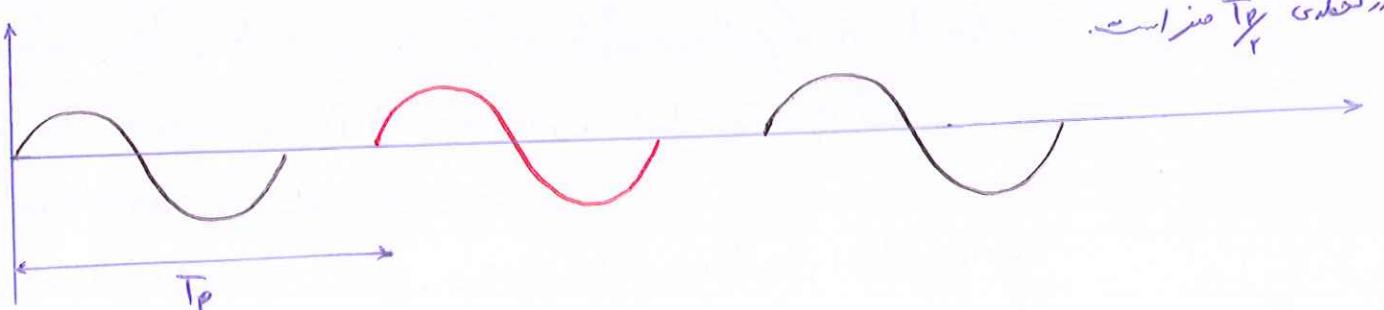
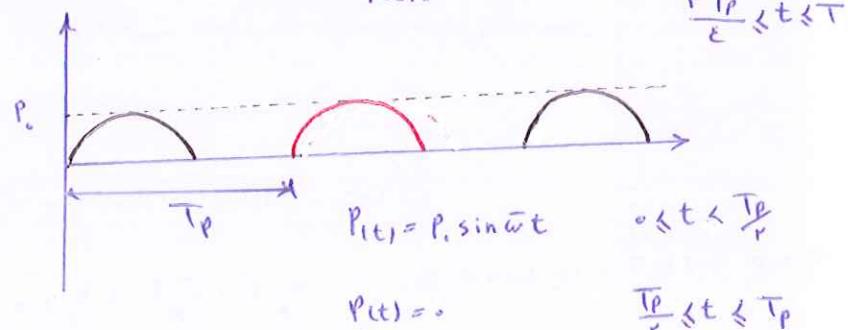
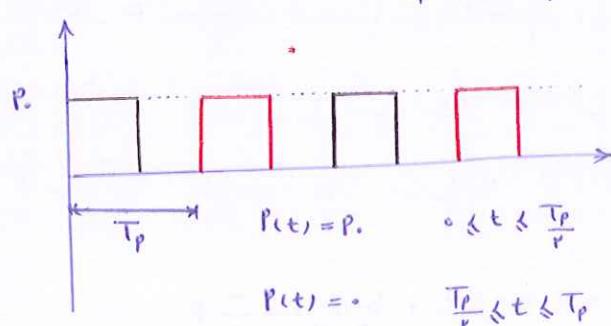
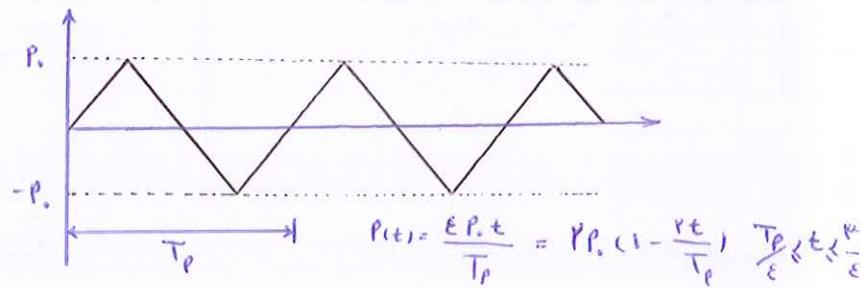
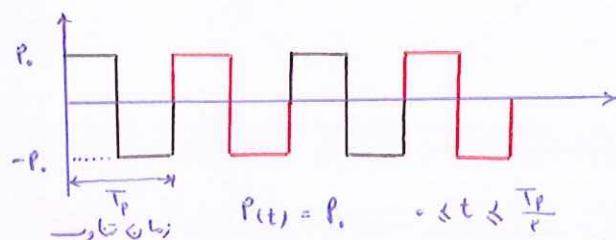
تحلیل دینامیک سازه‌ی کدریه از زاری:

$$v_{(t)} = \frac{P_0}{K} D \sin(\bar{\omega}t - \theta) \leftarrow (P_{(t)} = P_0 \sin \bar{\omega}t)$$

با رله‌های مونیک

- ارتعاش ارادی $P(t) = 0$
- ارتعاش اجباری $P(t) \neq 0$

با رله‌های مونیک می‌شود - یعنی در یک زمان مشخص شکر را بگیرید



$$m\ddot{v} + c\dot{v} + k v = P(t)$$

از نوع با رله‌های مونیک

نکته: با رله‌های مونیک بر حسب توابع های مونیک بسط دارد (با استفاده از سری فوریه)

$$P(t) = P_0 + \sum_{n=1}^{\infty} a_n \cos \bar{\omega}_n t + \sum_{n=1}^{\infty} b_n \sin \bar{\omega}_n t$$

$$a_0 = \frac{1}{T_p} \int_0^{T_p} P(t) dt$$

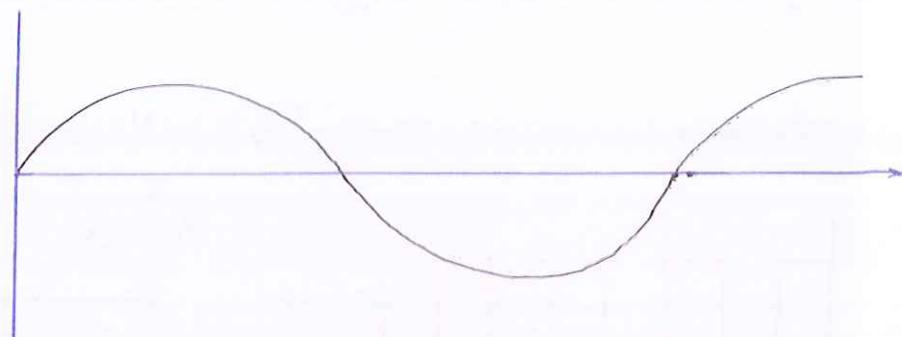
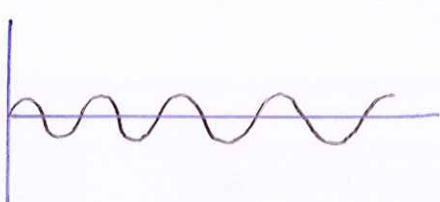
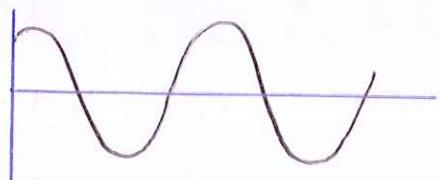
با رله‌های مونیک

$$a_n = \frac{1}{T_p} \int_0^{T_p} P(t) \cos \bar{\omega}_n t dt$$

$$b_n = \frac{1}{T_p} \int_0^{T_p} P(t) \sin \bar{\omega}_n t dt$$

$$\bar{\omega}_n = n \bar{\omega}_1 = n \frac{\pi n}{T_p}$$

نکته: بینایت تابع‌ها، موئیک بازیکش‌های مختلف،
میتوان یک تابع متناوب بازیم.



نکته: یک تابع متناوب بینایت فرکانس دارد.

در بارهای موئیک فرکانس داشتم، اما در بار متناوب بینایت فرکانس موجود است در، حالت با، متناوب، فرکانس‌ها متفعل هستند و پیوسمه هستند.
اگر فرکانس طبیعی با ω_0 برابر باشد، دامنه‌ی همان فرکانس را حداً کشیده کنند.

$$\alpha_0 + \alpha_1 \cos \bar{\omega}_0 t + \alpha_2 \cos \bar{\omega}_0 t + \dots + \alpha_n \cos \bar{\omega}_0 t + b_1 \sin \bar{\omega}_0 t + b_2 \sin \bar{\omega}_0 t + \dots + b_n \sin \bar{\omega}_0 t$$

اگر برگذار متناوب باشد بینایت فرکانس با برگذاری داریم که n تا بینایت مادرد.
همیچنانچه جمع متوند $P(t)$ را بوجود می‌ورد. اما اینست که α_0 کمتر از α است.

سوم مودهای بالاتر در سیکل تابع کمتر است.
اگر عیند چندی اول را سایب کنیم و از مابقی چند صرف تقدیر کنیم اتفاق نمی‌افتد.

نکته: سوم فرکانس‌های بالاتر در پاسخ کمتر است، یا دامنه‌ی فرکانس بالاتر کوچکتر است.

با مقادیر $P(t)$ ضایع بدست می‌شود.

$$P(t) = -P(t) \Rightarrow \alpha_0 = \alpha_n = 0$$

نکته: اگر $P(t)$ فرد باشد:

$$P(t) = P(t) \Rightarrow b_n = 0$$

اگر $P(t)$ زوج باشد:

اگر نه زوج باشد و نه فرد، باید همه ضایع بدست می‌شود.

$$m\ddot{v} + c\dot{v} + kv = p(t)$$

تغییر کار

$$\alpha_0 + \alpha_1 \cos \bar{\omega}_1 t + \alpha_r \cos \bar{\omega}_r t + \dots + \alpha_n \cos \bar{\omega}_n t + b_1 \sin \bar{\omega}_1 t + b_r \sin \bar{\omega}_r t + \dots + b_n \sin \bar{\omega}_n t$$

$$v(t) = \frac{\alpha_0}{k} + \frac{\alpha_1}{k} D_1 \cos(\bar{\omega}_1 t + \theta_1) + \frac{\alpha_r}{k} D_r \cos(\bar{\omega}_r t - \theta_r) + \dots + \frac{\alpha_n}{k} D_n \cos(\bar{\omega}_n t - \theta_n) \\ + \frac{b_1}{k} D_1 \sin(\bar{\omega}_1 t - \theta_1) + \frac{b_r}{k} D_r \sin(\bar{\omega}_r t - \theta_r) + \dots + \frac{b_n}{k} D_n \sin(\bar{\omega}_n t - \theta_n)$$

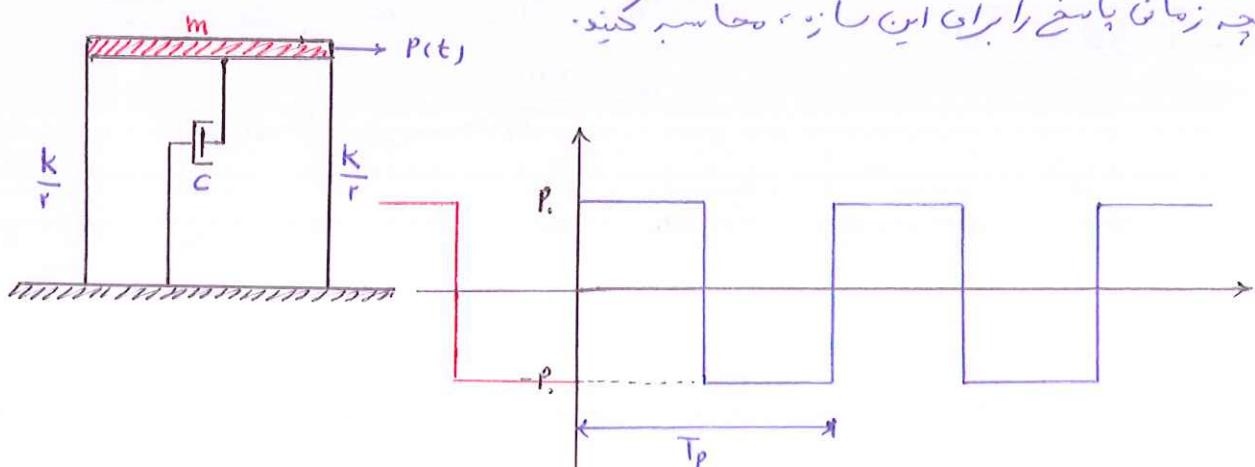
$$\Rightarrow v(t) = \frac{\alpha_0}{k} + \sum_{n=1}^{\infty} \frac{\alpha_n}{k} D_n \cos(\bar{\omega}_n t - \theta_n) + \sum_{n=1}^{\infty} \frac{b_n}{k} D_n \sin(\bar{\omega}_n t - \theta_n)$$

$$v(t) = \frac{\alpha_0}{k} + \sum_{n=1}^{\infty} \frac{\alpha_n}{k} \times \frac{1}{(1-\beta_n^r)^r + (\sqrt{\beta_n} \sin \bar{\omega}_n t)^r} \cdot \left[(1-\beta_n^r) \cos \bar{\omega}_n t - \sqrt{\beta_n} \sin \bar{\omega}_n t \right] \\ + \sum_{n=1}^{\infty} \frac{b_n}{k} \times \frac{1}{(1-\beta_n^r)^r + (\sqrt{\beta_n} \sin \bar{\omega}_n t)^r} \cdot \left[(1-\beta_n^r) \sin \bar{\omega}_n t - \sqrt{\beta_n} \cos \bar{\omega}_n t \right]$$

$$\beta_n = n \beta_1 = n \frac{\bar{\omega}_1}{\omega} = \frac{n \bar{\omega}_1}{\omega} = \frac{\bar{\omega}_n}{\omega} \quad \therefore \bar{\omega}_n = \frac{2 \pi n}{T_p}$$

مثال: سازه مکرر جهتی را در تابع مکالمه شکل زیر تراکنده است.

تاریخچه زمان پاسخ را برای این سازه محاسبه کنید.



$$m\ddot{v} + c\dot{v} + kv = p(t)$$

$$p(t) = P_0 \quad 0 \leq t \leq \frac{T_p}{r}$$

$$p(t) = -P_0 \quad \frac{T_p}{r} \leq t \leq T_p$$

$$p(t) = \alpha_0 + \sum_{n=1}^{\infty} \alpha_n \cos \bar{\omega}_n t + \sum_{n=1}^{\infty} b_n \sin \bar{\omega}_n t$$

$$\rightarrow p(-t) = -p(t) \rightarrow$$

$$\rightarrow \text{جایگزین} \rightarrow \alpha_0 = \alpha_n = 0 \Rightarrow p(t) = \sum_{n=1}^{\infty} b_n \sin \bar{\omega}_n t$$

$$\Rightarrow b_n = \frac{r}{T_p} \int_0^{T_p} p(t) \sin \frac{2 \pi n}{T_p} t dt$$

$$b_n = \frac{1}{T_p} \int_{-\frac{T_p}{2}}^{\frac{T_p}{2}} P(t) \sin \bar{\omega}_n t dt = \frac{1}{T_p} \left[\int_{-\frac{T_p}{2}}^{\frac{T_p}{2}} P_0 \sin \bar{\omega}_n t dt - \int_{-\frac{T_p}{2}}^{\frac{T_p}{2}} P_0 \sin \bar{\omega}_n t dt \right]$$

$$\bar{\omega}_n = \frac{\pi n \pi}{T_p}$$

$$= \frac{\varepsilon}{T_p} \int_{-\frac{T_p}{2}}^{\frac{T_p}{2}} \sin \bar{\omega}_n t dt = \frac{\varepsilon}{T_p} \int_{-\frac{T_p}{2}}^{\frac{T_p}{2}} \sin \frac{\pi n \pi}{T_p} t dt$$

$$b_n = \frac{\varepsilon}{T_p} \int_{-\frac{T_p}{2}}^{\frac{T_p}{2}} \sin \frac{\pi n \pi}{T_p} t dt$$

$$\Rightarrow b_n = 0 \rightarrow n = \text{odd} \quad , \quad b_n = \frac{\varepsilon P_0}{n\pi} \rightarrow n = \text{even}$$

$$P(t) = \frac{\varepsilon P_0}{\pi} \sin \bar{\omega}_1 t + \frac{\varepsilon P_0}{\pi n} \sin \bar{\omega}_n t + \frac{\varepsilon P_0}{\pi n} \sin \bar{\omega}_n t + \frac{\varepsilon P_0}{\pi n} \sin \bar{\omega}_n t + \dots$$

نمایش از ترکیب اجزای موج

$$m\ddot{v} + c\dot{v} + kv = \frac{\varepsilon P_0}{\pi} \sin \bar{\omega}_1 t + \frac{\varepsilon P_0}{\pi n} \sin \bar{\omega}_n t + \frac{\varepsilon P_0}{\pi n} \sin \bar{\omega}_n t + \frac{\varepsilon P_0}{\pi n} \sin \bar{\omega}_n t + \dots$$

نتیجه: تاریخچه زمان پاسخ در بردار بازتاب

$$v(t) = \frac{\varepsilon P_0}{K\pi} D_1 \sin(\bar{\omega}_1 t - \theta_1) + \frac{\varepsilon P_0}{\pi K\pi} D_n \sin(\bar{\omega}_n t - \theta_n) + \frac{\varepsilon P_0}{\pi K\pi} D_n \sin(\bar{\omega}_n t - \theta_n) + \dots$$

آنکه باشد در نتیجه همچو این کوکول با احتساب

$$D_n = \frac{1}{\sqrt{(1-\beta_n^2)^2 + (\pi \xi \beta_n)^2}}$$

$$\beta_n = n \beta_1 = n \frac{\bar{\omega}_1}{\omega} = \frac{n \bar{\omega}_1}{\omega} = \frac{\bar{\omega}_n}{\omega}$$

$$\bar{\omega}_n = \frac{\pi n \pi}{T_p} \rightarrow \text{نماینده تاریخچه بازتاب}$$

تحلیل دنیاگیری سازه با یک درجه آزادی

$$P(t) = P_0 \cos \bar{\omega}_n t \quad \text{با رها موین} \quad P(t) = P_0 \sin \bar{\omega}_n t \quad \text{با ارتقاش آزار} \quad P(t) = 0$$

بار مستادب (بار در یک زمان ثابت است) (سری فردی \rightarrow تبدیل به توابع هارمونیک)
توابع خالی

$$P(t) = a_0 + \sum_{n=1}^{\infty} a_n \cos \bar{\omega}_n t + \sum_{n=1}^{\infty} b_n \sin \bar{\omega}_n t$$

بار مستادب با مدتان
برحسب توابع خالی نیز
نوشته.

$$\begin{cases} \sin \omega t = \frac{1}{2i} (e^{i\omega t} - e^{-i\omega t}) \\ \cos \omega t = \frac{1}{2} (e^{i\omega t} + e^{-i\omega t}) \end{cases}$$

با رسانید بحسب توابع خالی

$$\left\{ \begin{array}{l} P(t) = \sum_{n=-\infty}^{+\infty} C_n e^{in\bar{\omega}t} \\ C_n = \frac{1}{T_p} \int_{-T_p/2}^{T_p/2} P(t) \cdot e^{-in\bar{\omega}t} dt \end{array} \right.$$

$$\frac{T_p}{2\pi n i \bar{\omega}}$$

$$m\ddot{v} + c\dot{v} + kv = P(t) = \sum_{n=-\infty}^{+\infty} C_n \cdot e^{in\bar{\omega}t}$$

پاسخ با رسانید (حساب تکراریم).
آخرین پاسخ را حساب کنیم، پاسخ
در شکل زیر فرکانس برسی آورده ایم.

$$m\ddot{v} + c\dot{v} + kv = e^{i\bar{\omega}t}$$

$$\begin{cases} v(t) = H(\bar{\omega}) e^{i\bar{\omega}t} \\ \dot{v}(t) = i\bar{\omega} H(\bar{\omega}) e^{i\bar{\omega}t} \\ \ddot{v}(t) = -\bar{\omega}^2 H(\bar{\omega}) e^{i\bar{\omega}t} \end{cases}$$

$$\Rightarrow m(-\bar{\omega}^2 H(\bar{\omega}) e^{i\bar{\omega}t}) + c(i\bar{\omega} H(\bar{\omega}) e^{i\bar{\omega}t}) + k(H(\bar{\omega}) e^{i\bar{\omega}t}) = e^{i\bar{\omega}t}$$

$$\Rightarrow [-\bar{\omega}^2 m + i\bar{\omega} c + k] H(\bar{\omega}) e^{i\bar{\omega}t} = e^{i\bar{\omega}t}$$

$$\Rightarrow H(\bar{\omega}) = \frac{1}{k - \bar{\omega}^2 m + i\bar{\omega} c}$$

تابع فرکانس مختلف

$$H(\bar{\omega}) = \frac{1}{k} \frac{1}{(1 - \beta^2) + \beta^2 \omega^2}$$

آخرین طبق مقدار ω و β داشتیم از k فاکتور برخیزد از ω :

تابع فرکانس مختلف

فواهد بور که تابع فرکانسی مختلف

$$v(t) = H(\bar{\omega}) e^{i\bar{\omega}t}$$

اُر باریگ بارہنایی باشد پاسخ بارہ

$$H(\bar{\omega}) = \frac{1}{k} \frac{1}{(1-\beta) + \gamma \beta i}.$$

$$m\ddot{v} + c\dot{v} + kv = C_n e^{int}$$

$$v(t) = \sum_n H(n\bar{\omega}) e^{in\bar{\omega}t} \quad \leftarrow \text{Ansatz}$$

$$m\ddot{v} + c\dot{v} + kv = \sum_{n=-\infty}^{+\infty} c_n e^{in\omega t}$$

۱۷

$$\sum_{n=-\infty}^{+\infty} c_n e^{inx}$$

اُرْتَاج

$$v(t) = \sum_{n=-\infty}^{+\infty} c_n H(n\bar{\omega}) e^{in\bar{\omega}t}$$

تقلیل دینامیک سازه بکار رفته از ارادی:

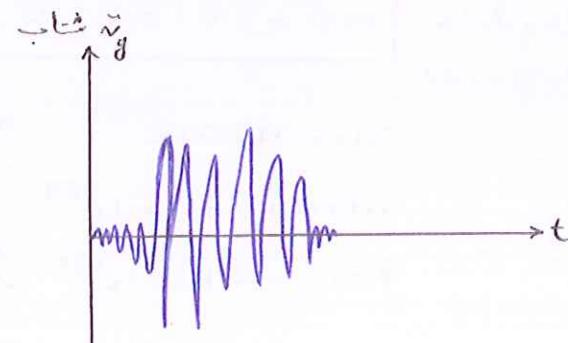
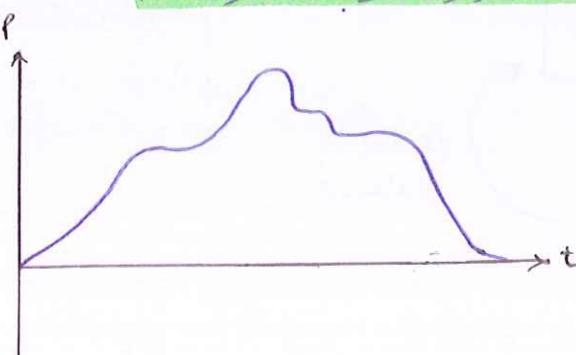
$$P(t) = P_0 \cos \omega t \quad \underline{L} \quad P(t) = P_0 \sin \omega t \quad \text{figo, lo, !}$$

$$P(t) = \text{تعاش} T / \text{دار}$$

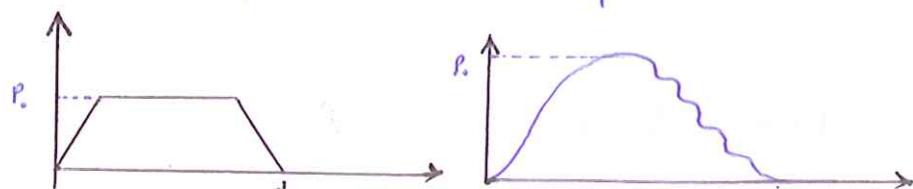
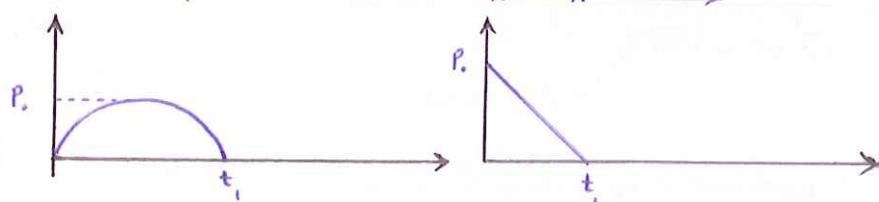
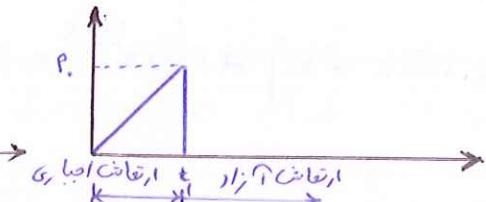
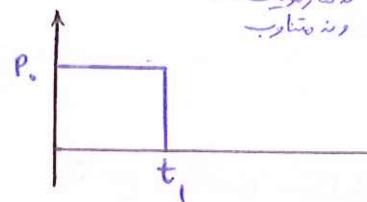
$$P(t) = a_0 + \sum_{n=1}^{\infty} a_n \cos \omega_n t + \sum_{n=1}^{\infty} b_n \sin \omega_n t$$

$$p(t) = \sum_{n=-\infty}^{+\infty} c_n e^{i\omega_n t}$$

بازاری دل (پائند زراله - خسرو - افغان و ...)

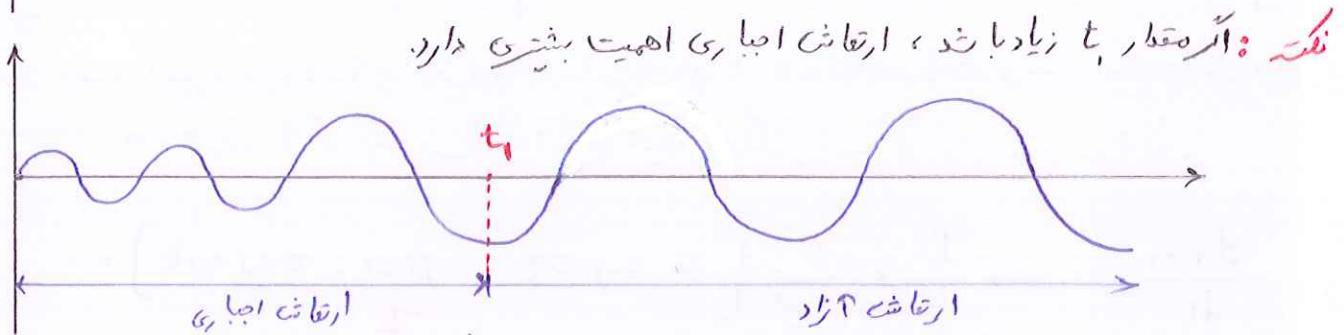
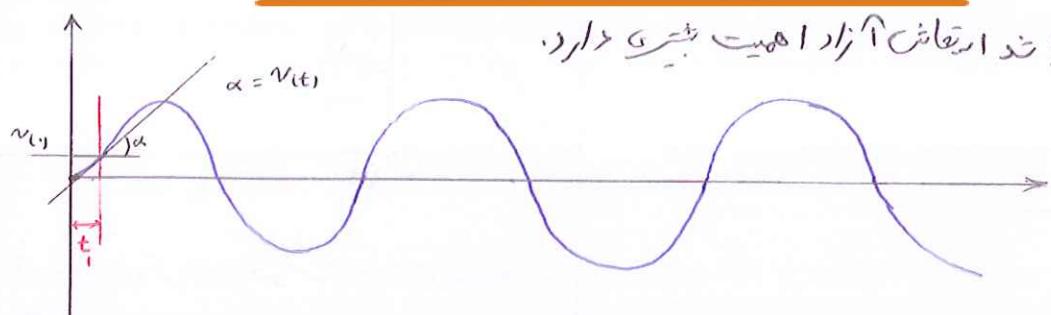


میزی زنگه یا میزی خارجی چنین تابع است که نهایت مونت در متاد است



در چین شایعی پاسخ چه می باشد؟

تحلیل سازه در برای بارگذاری:



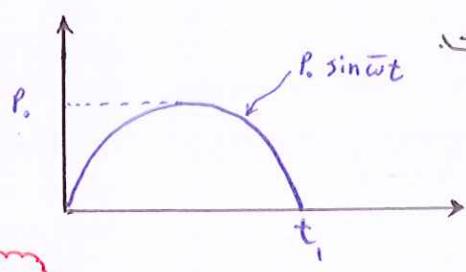
نتیجه: برای پیدا کردن جواب، باید هر دو جواب را پیدا کنیم. اگر در ارتعاش اجباری $t < t_1$ باشد پس جواب \max در ارتعاش آزاد است.

اگر $t > t_1$ نشد، جواب \max در ارتعاش اجباری است.

* بررسی چند نمونه از بارها:

$$m\ddot{v} + c\dot{v} + kV = P_0 \sin \omega t \quad \text{نام ارتعاش اجباری}$$

هر جو t که باشد، می‌باید تأثیرگذاری دارد:



$$\rightarrow m\ddot{v} + kV = P_0 \sin \omega t$$

$$v(t) = \frac{P_0}{k} \times \frac{1}{1-\beta^2} (\sin \omega t - \beta \sin \omega t) \quad \text{(بدون میرای)} \quad \begin{matrix} \text{پاسخ ارتعاش اجباری بدون میرای} \\ \text{جواب گذرا} \end{matrix}$$

$$\rightarrow v(t) = \frac{v(t_1)}{\omega} \sin \omega(t-t_1) + v(t_1) \cos(\omega(t-t_1)) \quad \text{(بدون میرای)} \quad \begin{matrix} \text{پاسخ سمت ارتعاش آزاد بدون میرای} \\ \text{در ارتعاش آزاد در زمان } t \text{ پیشیغیر شود.} \end{matrix}$$

$$v(t) = e^{-\zeta \omega(t-t_1)} \left[\frac{v(t_1) + \zeta \omega v(t_1)}{\omega_0} \cdot \sin \omega(t-t_1) + v(t_1) \cos \omega(t-t_1) \right] \quad \text{(بدون میرای)}$$

$$\rightarrow t_1 < t \rightarrow \bar{t} = t - t_1 \geq 0$$

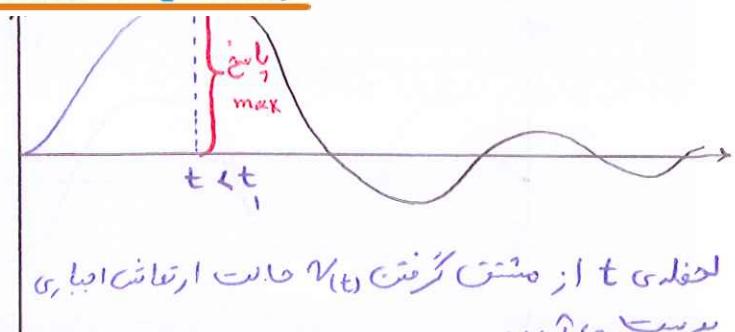
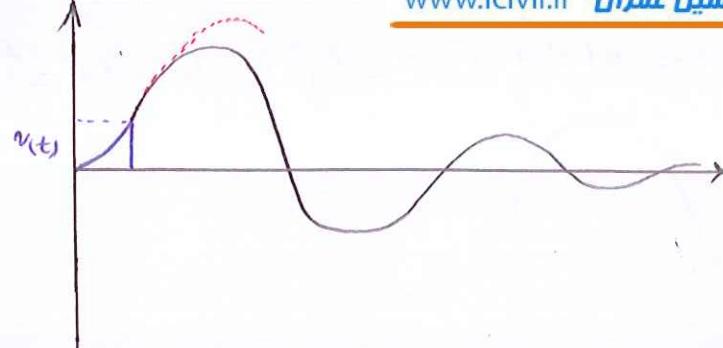
$$(بدون میرای) v(\bar{t}) \approx v(t) \quad \text{(با میرای)}$$

پاسخ حداقل سازه نقطه بازداری:

برای مشخص کردن v_{\max} ابتدا باید از معادله اول (ارتعاش اجباری) مستقیم گرفت. این مستقیم

از خود تابع است ($v = \sin \omega t = P_0$)، پس به t وابسته سینه و مقدار \max را در هر سمت از زمان که باشد تا $\omega t = \pi/2$ دهد. جه تبل از t باشد وجه بعد از t . اگر قبل از t باشد هنوز در ارتعاش اجباری به \max رسیده و اگر بیشتر از t باشد که اصلًا باشط تناقص دارد.

آخرین زلزله ای به حدت دو ثانیه پی سازه وارد شود، هر اتفاق در همین دو ثانیه رخ می‌دهد.



لحدی $t = 0$ متن گرفت $v(t)$ حالت ارتقاش اجباری بودست می‌بود.

نکته: هرای اینکه \max پاسخ در ارتقاش آزاد رخده زمان اعمال باشد و نتیجه اینکه پاسخ ارتقاش آزاد ممکن است. هنین هرچه t کوچکتر باشد امکان ایجاد حداقل پاسخ در ناز درم می‌باشد.

$$\frac{dv(t)}{dt} = 0 \rightarrow \frac{P}{K} \times \frac{1}{1-\beta^r} \left[\bar{\omega} \cos \bar{\omega}t - \underbrace{\beta \omega \cdot \cos \omega t}_{\omega} \right] = 0$$

$$\bar{\omega}t = r\pi n \pm \omega t \quad n = 1, 2, 3, \dots \quad t_1 = \frac{T_p}{r}$$

$$T_1 = \frac{T_p}{r} = \frac{r\pi}{\cancel{r}\bar{\omega}} = \frac{\pi}{\bar{\omega}} \rightarrow \bar{\omega} = \frac{\pi}{t_1}$$

$$\rightarrow \frac{\pi}{t_1} t = r\pi n \cancel{\pm} \omega t \quad \text{قابل تبدیل نیست} \quad (-)$$

$$\rightarrow \left(\frac{\pi}{t_1} + \omega \right) t = r\pi n \quad \omega = \frac{r\pi}{T}$$

$$\rightarrow \left(\frac{\pi}{t_1} + \frac{r\pi}{T} \right) t = r\pi n \quad \Rightarrow t = \frac{r\pi n}{\left(\frac{\pi}{t_1} + \frac{r\pi}{T} \right)} = \frac{r n}{1 + \frac{rt_1}{T}} t_1$$

$$n=1 \Rightarrow t = \frac{r}{1 + \frac{rt_1}{T}} \cdot t_1 \Rightarrow \begin{cases} \frac{t_1}{T} > \frac{1}{r} \\ \frac{t_1}{T} < \frac{1}{r} \end{cases} \quad \begin{array}{l} \text{است} \textcircled{1} \text{ پاسخ در را زیر } \max \\ \text{یا } t_1 > \frac{T}{r} \end{array}$$

$$n=1 \Rightarrow t = \frac{r}{1 + \frac{rt_1}{T}} \cdot t_1 \Rightarrow \begin{cases} \frac{t_1}{T} < \frac{1}{r} \\ \frac{t_1}{T} > \frac{1}{r} \end{cases} \quad \begin{array}{l} \text{است} \textcircled{2} \text{ پاسخ در را زیر } \max \\ \text{یا } t_1 < \frac{T}{r} \end{array}$$

$$v(t_1) = \frac{P}{K} \times \frac{1}{1-\beta^r} \left[\sin \frac{\pi}{t_1} t_1 - \beta \sin \frac{r\pi}{T} t_1 \right]$$

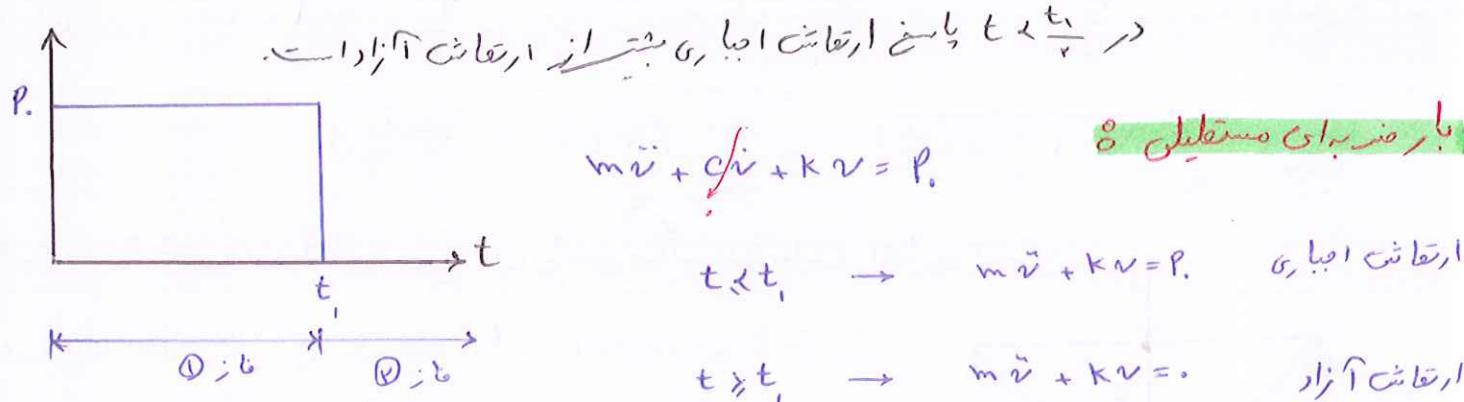
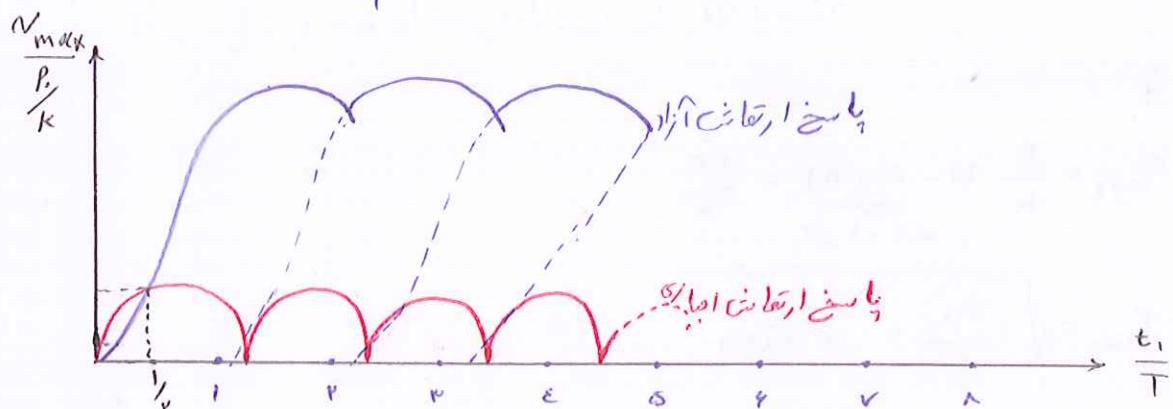
$$\Rightarrow v(t) = \frac{P}{K} \times \frac{1}{1-\beta^r} \left[\sin \frac{\pi}{t_1} \left(\frac{r n}{1 + \frac{rt_1}{T}} \cdot t_1 \right) - \beta \cdot \sin \frac{r\pi}{T} \left(\frac{r n}{1 + \frac{rt_1}{T}} \cdot t_1 \right) \right]$$

$$\Rightarrow \boxed{v(t) = \frac{P}{K} \times \frac{1}{1-\beta^r} \left[\sin \left(\frac{r\pi n}{1 + \frac{rt_1}{T}} \right) - \beta \cdot \sin \left(\frac{r\pi n}{\frac{T}{r} + 1} \right) \right]} \quad \begin{array}{l} \text{پاسخ ارتقاش اجباری برحسب} \\ \textcircled{1} \text{ در را زیر } \frac{t_1}{T} \end{array}$$

$$v_{max} = \frac{P_0}{K} \times \frac{\frac{T}{t_1} \cos \frac{\pi T}{t_1}}{\left(\frac{T}{t_1}\right)^2 - 1}$$

با جایگزینی $\omega = \frac{\pi}{T}$ باشد

$$v(t_1) = \frac{P_0}{K} \times \frac{\frac{T}{t_1} \cos\left(\frac{\pi T}{t_1}\right)}{\left(\frac{T}{t_1}\right)^2 - 1} \times \sin\left[\pi\left(\frac{t}{T} - \frac{1}{r}\left(\frac{t_1}{T}\right)\right)\right]$$



با حل معادله ارتعاش ایجادی درینجا:

$v(t) = \underbrace{A \sin \omega t + B \cos \omega t}_{جواب عمومی} + \underbrace{\frac{P_0}{K}}_{جواب خصوصی}$

جواب که دو طرف باهم برابر شوند.

A و B با شرایط مرزی محاسبه شود.

$$v_{(0)} = \dot{v}_{(0)} = 0 \Rightarrow \begin{cases} v_{(0)} = 0 \rightarrow B = -\frac{P_0}{K} \\ \dot{v}_{(0)} = 0 \rightarrow A = 0 \end{cases}$$

$$\Rightarrow v(t) = \frac{P_0}{K} (1 - \cos \omega t) \quad \text{پاسخ درقا؛ ①}$$

با $t < t_1$ صادر (اس)

$$v(t) = \frac{v(t_1)}{\omega} \sin \omega(t - t_1) + v(t_1) \cos \omega(t - t_1)$$

با حل معادله ارتعاش تراز درینجا:

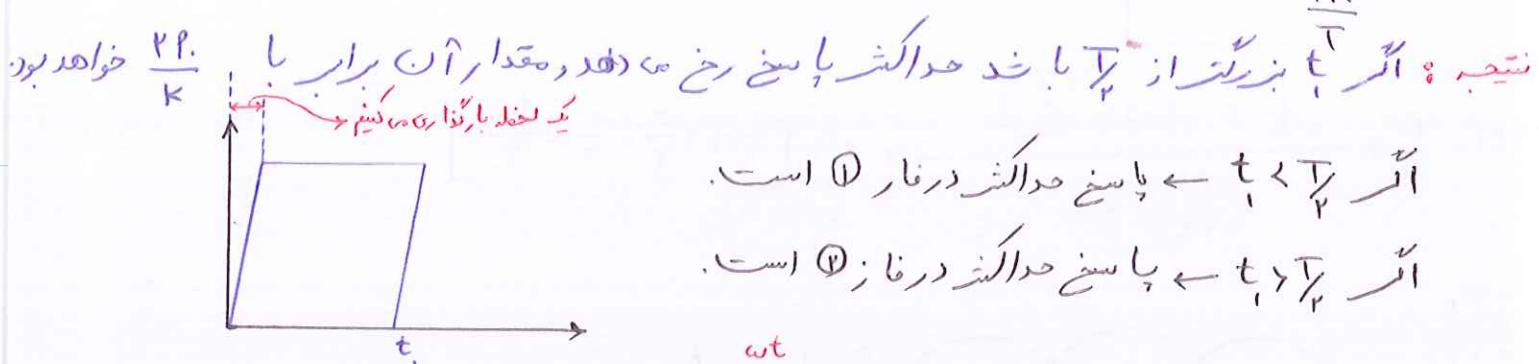
پاسخ درقا؛ ②

با $t > t_1$ بدست آید

$$\frac{d^2u(t)}{dt^2} = 0 \rightarrow \frac{P_0}{K} \omega \sin \omega t = 0 \Rightarrow \omega t = \pi \Rightarrow \text{زمان که حداکثر} \rightarrow t_{\max} = \frac{\pi}{\omega}$$

با سفر رخ ممکن

$$\Rightarrow t = \frac{\pi}{\frac{P_0}{K}} = \frac{T}{2}$$



اگر $T/2 < t < T$ \rightarrow پاسخ حداکثر در فار ① است.

اگر $T < t < 3T/2$ \rightarrow پاسخ حداکثر در فار ② است.

$$\text{اگر } t_1 \geq T \Rightarrow v_{\max} = \frac{P_0}{K} (1 - \cos \pi) = \frac{2P_0}{K}$$

π

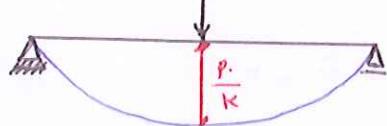
باشد

$$\text{اگر } t_1 \leq T \Rightarrow v_{\max} = \sqrt{\left(\frac{v(t_1)}{\omega}\right)^2 + v'(t_1)}$$

* با جایگزاري $v(t_1) = \frac{P_0}{K} (1 - \cos \omega t_1)$ و $v'(t_1) = \frac{P_0}{K} \omega \sin \omega t_1$ باشد

$$\Rightarrow v_{\max} = \frac{P_0}{K} \sqrt{P(1 - \cos \omega t_1)} = \frac{P_0}{K} \sqrt{2(1 - \cos \frac{2\pi t_1}{T})}$$

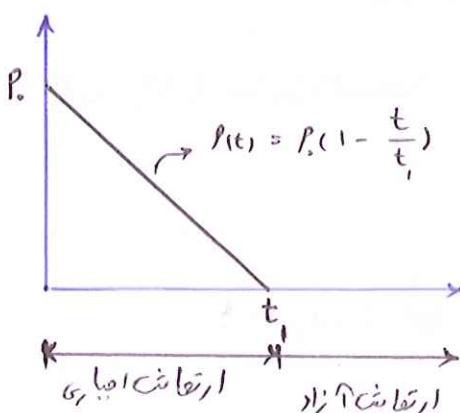
هر قدر t_1 بیشتر باشد امکان رخ دادن پاسخ حداکثر در اتفاق اجباری است.



در این شکل با P_0 در چند ثانیه اعمال شد ناشی

تفصیل مکان حداکثر $\frac{P_0}{K} v_{\max}$ بود.

حال اگر بار P_0 را داشته باشیم ولی این بار در صفر ثانیه به سازه وارد شود در این صورت حداکثر دامنه آن ۲ برابر حالت قبل است همچنان $v_{\max} = \frac{2P_0}{K}$. چون به تکراره، بار به سازه وارد شود. اگر با این حال کنیم وقتی بعد از چند ثانیه به تفاصیل مکان $\frac{P_0}{K} v_{\max}$ بیم.



* اگر بارگذاری به شکل مقابل باشد:

$$t \leq t_1 \Rightarrow m\ddot{v} + kv = P_0(1 - \frac{t}{t_1})$$

$$t > t_1 \Rightarrow m\ddot{v} + kv = 0$$

ارتعاش آزاد

مقدار از حالت ارتعاش اجباری

$$m\ddot{v} + K v = P_0 \left(1 - \frac{t}{T}\right) \quad v = v_c + v_p$$

$$\Rightarrow v(t) = \underbrace{A \sin \omega t + B \cos \omega t}_{جواب عودی} + \underbrace{\frac{P_0}{K} \left(1 - \frac{t}{T}\right)}_{جواب خودکار}$$

$$v(0) = 0 \rightarrow B = -\frac{P_0}{K}$$

$$\dot{v}(0) = 0 \rightarrow A\omega = \frac{P_0}{K\omega} \cdot \frac{T}{2}$$

با خواص اولیه مزبور بدست آوردن B, A

$$v(t) = \frac{P_0}{K} \left[\frac{1}{\omega t} \sin \omega t - \cos \omega t + 1 - \frac{t}{T} \right]$$

پاسخ ارتعاش اجباری

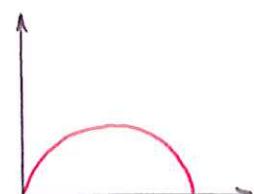
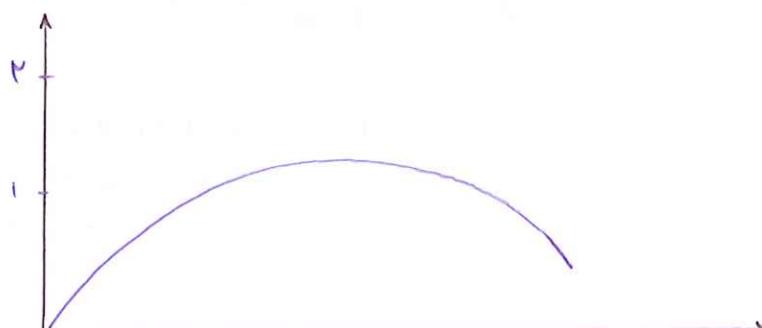
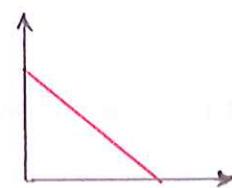
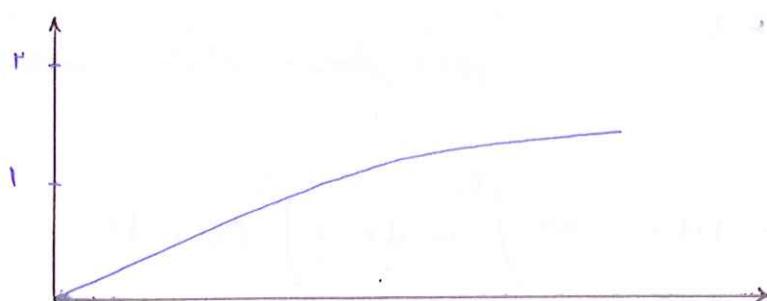
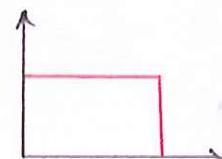
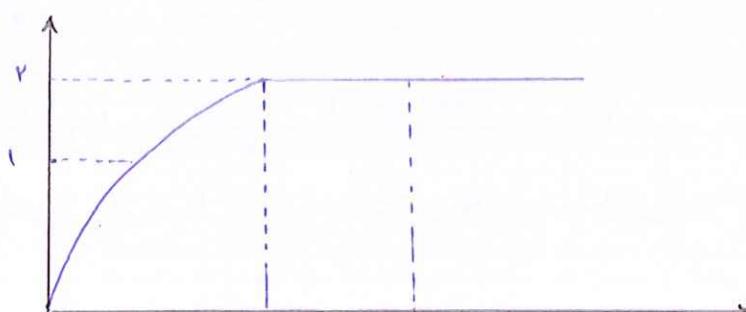
$$v(t) = \frac{\dot{v}(t_0)}{\omega} \sin \omega(t - t_0) + v(t_0) \cos \omega(t - t_0)$$

پاسخ ارتعاش تحریر

برای محاسبه کرد پاسخ حد اکثر از ارتعاش اجباری مستقر گرفته، t_0 را بحث تحریر و بحث $\frac{t_0}{T}$ را بررسی کنید.

$\frac{t_0}{T}$	۰,۲	۰,۴	۰,۶	۰,۸	۰,۹۵	۱	۱,۲	۱,۴
$\frac{v_{max}}{P_0/K}$	۰,۶	۱,۰۵	۱,۱۶	۱,۳۸	۱,۴۸	۱,۵۴	۱,۶۸	۱,۷۶

رسم خودار ۳ حالت بازندازی



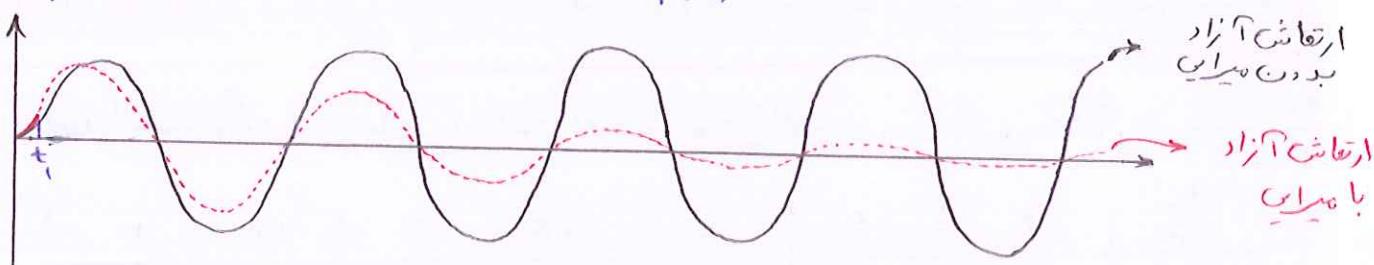
تحلیل دینامیکی تفت با رضیه $\ddot{\nu}$ \rightarrow روش دستیق $\left\{ \begin{array}{l} - \text{ارتفاشه} \Delta z_{\text{زاد}} \text{ (مشابله اولیه ارتفاشه} \Delta z_{\text{زاد}} \\ - \text{مشخصه} \text{ (ارتفاشه اجباری)} \end{array} \right.$

روشن تقریب (ارتفاشه اجباری)

روشن تقریب (ارتفاشه اجباری) ① از همین در ارتفاشه اجباری صفت تغیر می کنیم:

$$t < t_1 \rightarrow m\ddot{\nu} + \cancel{m\nu} + k\nu = p(t) \quad \xrightarrow{\text{بارضیه}}$$

$$\Rightarrow m\ddot{\nu} + k\nu = p(t) \quad \xrightarrow{\text{معادله حامل}}$$

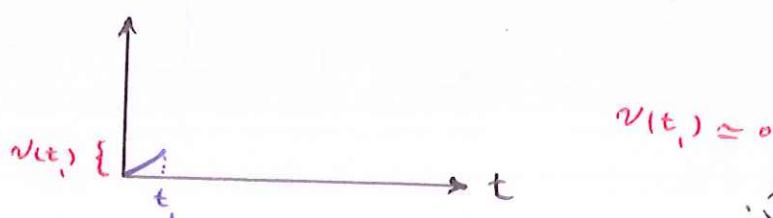


② از تغییر مکان در برابر ثابت در فاز ارتفاشه اجباری صفت تغیر می کنیم. یعنی معادله حامل

$$m\ddot{\nu} = p(t) \Rightarrow m \frac{d\nu}{dt} = p(t) \quad \xrightarrow{\text{بارضیه حا}}$$

تغییر مکان در انتها فاز اجباری سیار کوچک است.

هرچه t که حدکه باشد خلا که است و هرچه تغییر باشد خلا بیشتر است.



از تغییر مکان در مقایسه با ثابت سرفتگی می کنیم.

چون زمان کوچک است، پس مشتقات تغییر مکان بیشتر از خود تغییر مکان است.

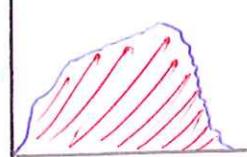
$$m\ddot{\nu} = p(t) \Rightarrow m \frac{d\nu}{dt} = p(t) \Rightarrow \int_{t_1}^{t_1} m d\nu = \int_{t_1}^{t_1} p(t) dt$$

$$\Rightarrow \int_{t_1}^{t_1} d\nu = \int_{t_1}^{t_1} \frac{1}{m} p(t) dt$$

$$\Rightarrow \dot{\nu}(t_1) - \cancel{\dot{\nu}(t_1)} = \frac{1}{m} \int p(t) dt$$

$$\Rightarrow \dot{\nu}(t_1) = \frac{1}{m} \int p(t) dt$$

«مساحت زیر منحنی بار»



$$v(t) = \frac{v_{(t_1)}}{\omega} \sin \omega(t-t_1) + v_{(t_1)} \cos \omega(t-t_1)$$

پاسخ ضربه در حالت بودن همراه:

$$v(t_1) = \frac{1}{m\omega} \int_{t_1}^t p(t) dt \sin \omega(t-t_1)$$

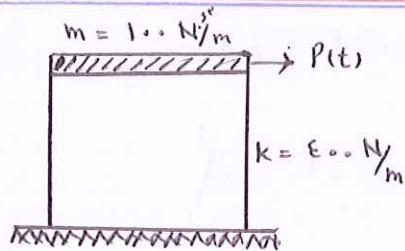
مساحت زیر منودار با رابر

$$v(t) = e^{-\omega(t-t_1)} \left[\frac{v_{(t_1)} + \omega v_{(t_1)}}{\omega_0} \sin \omega_0(t-t_1) + v_{(t_1)} \cos \omega_0(t-t_1) \right]$$

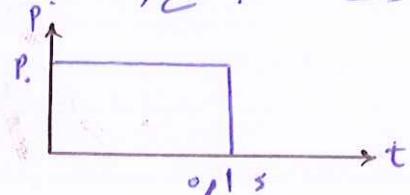
پاسخ ضربه در حالت باماران:

$$\Rightarrow v(t) = e^{-\omega(t-t_1)} \times \frac{1}{m\omega_0} \int p(t) dt \cdot \sin \omega_0(t-t_1)$$

اگر t_1 به سمت صفر میل نند این روش بودن خلاصه باشد.
در روش تقریبی مساحت ۸۰٪ است و نزدیک ضربه.



مثال: برای بارگذاری زیر حداقل پاسخ را محاسب کنید.



$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{800}{100}} = \sqrt{8} \text{ rad/s}$$

$t_1 < \frac{T}{4}$ مکرریم پاسخ در نظر
ارفته ایم

$$\omega = \nu \Rightarrow T = \frac{2\pi}{\omega} = \frac{2\pi}{\nu} = \pi$$

$t_1 > \frac{T}{4}$ مکرریم پاسخ در نظر

$$t_1 = 1/1 \text{ s} \rightarrow \frac{t_1}{T} = \frac{1/1}{\pi} < \frac{1}{\nu}$$

$$\Rightarrow \text{(ست) } v_{max} = \frac{P_0}{k} \times \left[\nu (1 - \cos \omega t_1) \right]^{\frac{1}{\nu}} = \frac{P_0}{800} \times \left[\nu (1 - \cos (2\pi \times 1)) \right]^{\frac{1}{\nu}}$$

$$\Rightarrow v_{max} = \frac{\nu}{800} \times 10^{-\nu} P_0$$

$$\text{(تقریبی) } v_{max} = \frac{1}{m\omega} \int p(t) dt = \frac{1}{100 \times \nu} \times P_0 \times 1 = \nu \times 10^{-\nu} P_0$$

چون متدرج t کو حکم می‌دهیم پاسخ در حالت دقیق و تقریبی تقریباً یکساوی باشد.

$P(t) \neq 0$



بارزتر

$P(t) \neq 0$

* بارگذاری کل (بارضایی) $\neq 0$
① هر بارگذاری دلخواه از سینا دیت بارضایی تشکیل شده است.

② پاسخ هر بارضایی در زمان $t > 0$ را می توان به صورت زیر نوشت:

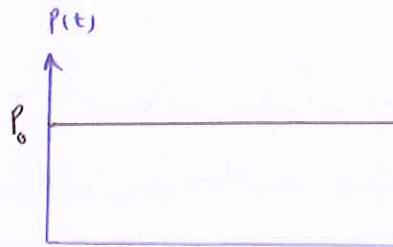
$$v(t) = \frac{1}{m\omega} \int P(\tau) \sin \omega(t-\tau) d\tau$$

اشاره دیوهامل:

تابع بارگذاری متغیر
هر تابع باشد

$$v(t) = \frac{1}{m\omega_0} \int e^{-\zeta \omega_0(t-\tau)} \cdot P(\tau) \sin \omega_0(t-\tau) d\tau$$

تابع بارگذاری متغیر
هر تابع باشد



اگر بارگذاری طولانی دارد شود و باز فرداشته می شود

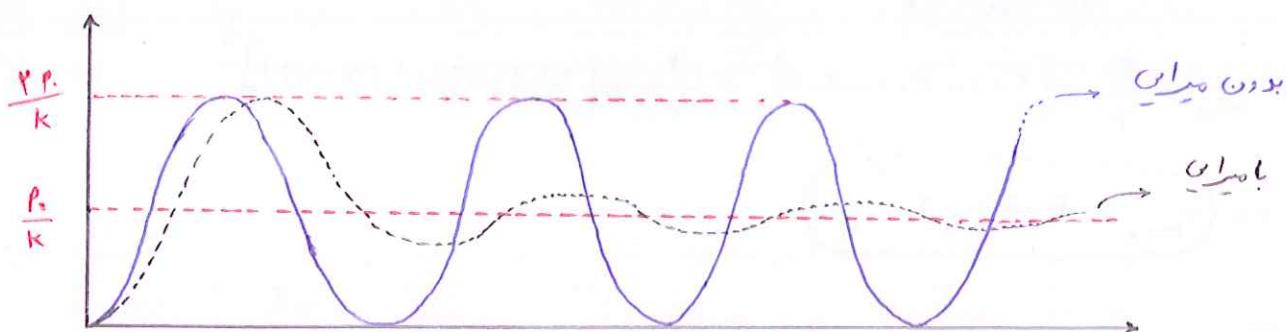
$$v(t) = \frac{1}{m\omega} \int_0^t P_0 \sin \omega(t-\tau) d\tau$$

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} \Rightarrow m\omega^2 = k$$

$$= \frac{P_0}{m\omega} \times \frac{1}{\omega} \cos \omega(t-\tau) \Big|_0^t$$

$$= \frac{P_0}{m\omega} (1 - \cos \omega t)$$

$$\text{پاسخ } v(t) = \frac{P_0}{k} (1 - \cos \omega t)$$



در حالت بارگذاری تازه می شود P_0 باشد به ارتقا شدن خود ادامه دهد.

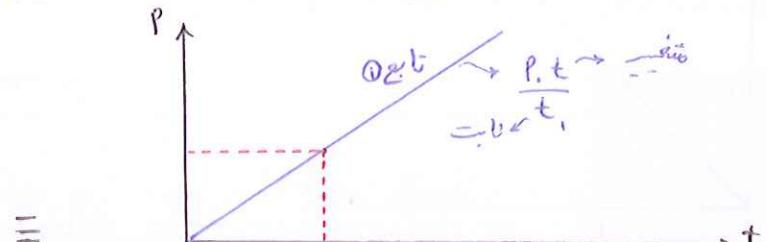
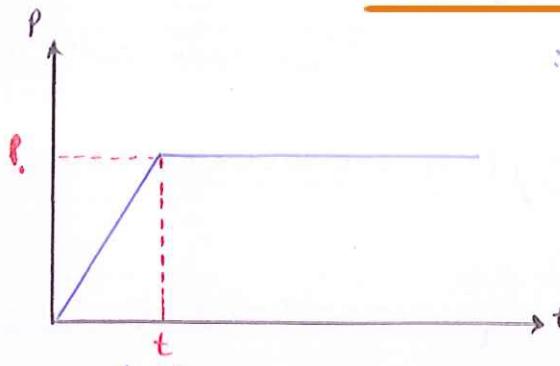
$$v(t) = \frac{1}{m\omega_0} \int e^{-\zeta \omega_0(t-\tau)} P_0 \sin \omega_0(t-\tau) d\tau$$

باز فرداشته می شود:

$$v(t) = \frac{P_0}{k} \left(1 - e^{-\zeta \omega t} \left[\cos \omega_0 t + \frac{\zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}} \sin \omega_0 t \right] \right)$$

اگر بارگذاری از P_0 برد داشته باشد دو بارگذاری دارد P_0 به سینا دیت می شود
به $\frac{P_0}{k}$ خواهد رسید

مثال ۱: با فرض اینکه تابع بارگذاری به صورت مقابل باشد:



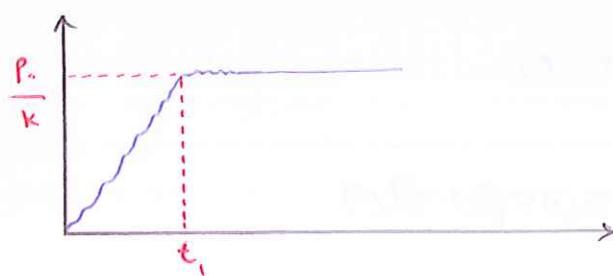
بار ۱ را هم خواهیم بساز. دارد کیم،
به اندازه t_1 زمان بد ناکن بار ۱ را
بسازد دارد کیم. یعنی $\frac{P_0 t_1}{t_1}$ را بساز
دارد کیم.

برای پاسخ در حالت بدون $\nu(t) = \underbrace{\frac{P_0}{K} \left[\frac{t}{t_1} - \frac{\sin \omega t}{\omega t_1} \right]}_{\text{پاسخ تابع ۱}} - \underbrace{\frac{P_0}{K} \left[\frac{t-t_1}{t_1} - \frac{\sin \omega(t-t_1)}{\omega t_1} \right]}_{\text{پاسخ تابع ۲}}$

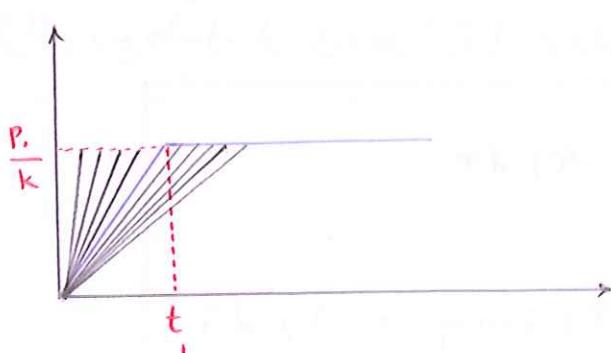
$$\Rightarrow \nu(t) = \frac{P_0}{K} \left[\left(1 - \frac{\sin \omega t}{\omega t_1} + \frac{\sin \omega(t-t_1)}{\omega t_1} \right) \right]$$

نکته: اگر t بزرگ شود، مخرج بزرگ می‌شود و می‌توان از عبارت داخل کردش مقدار نظر کرد

نکته: اگر بار ۱ را دارد کیم حداقل تغییر مکان استایل $(\frac{P_0}{K})$ است.

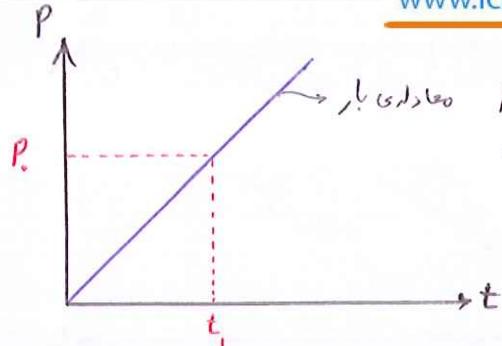


$$\text{اگر } t_1 > 3T \text{ باشد } \nu_{\max} = \frac{P_0}{K}$$



هر چیزی کوچکتر باشد بجز این تراست.

تحلیل دینامیکی ← یعنی انتقال دینامیکی نوشتہ شود و پاسخ را بوسی اورد.

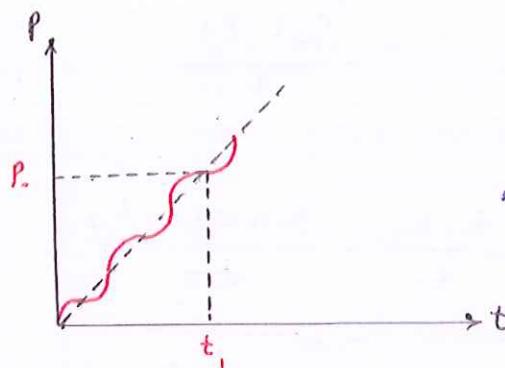


$$P(t) = \frac{P_0}{t_1} t \quad \text{نابات}$$

$$v(t) = \frac{1}{m\omega} \int P(\tau) \sin \omega(t-\tau) d\tau$$

$$P(\tau) = \frac{P_0}{t_1} \tau \quad \Rightarrow \quad \text{با حل انتگرال از روش جزیجیر}$$

$$v(t) = \frac{P_0}{K} \left(\frac{t}{t_1} - \frac{\sin \omega t}{\omega t_1} \right) \quad \begin{array}{l} \text{با افناه شود} \\ \text{با بجا های نز افناه شود} \end{array}$$

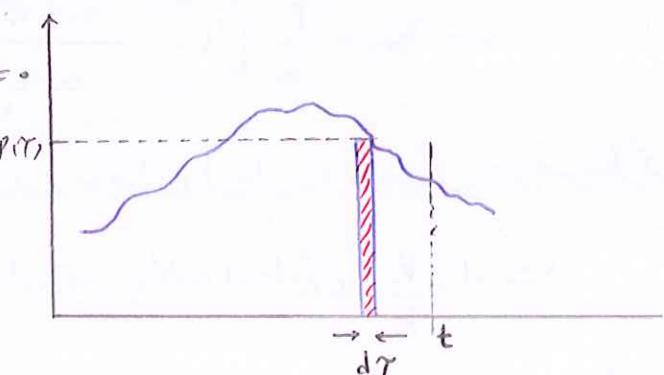


$$v(t) = \frac{1}{m\omega_0} \int e^{-\xi\omega(t-\tau)} \left(\frac{P_0}{t_1} \tau \right) \sin \omega_0(t-\tau) d\tau$$

$$\text{if } \frac{t_1}{T} = e^{\omega_0 \omega_0 T} \rightarrow v(t) = 0$$

$$\Rightarrow v(t_1) = \frac{P_0}{K} \left(\frac{1}{t_1} - \frac{\omega \cos \omega t_1}{\omega t_1} \right) = 0$$

$$v(t_1) = \frac{P_0}{K}$$



$$\int dv(t) = \int \frac{1}{m\omega} P(\tau) d\tau \sin \omega(t-\tau)$$

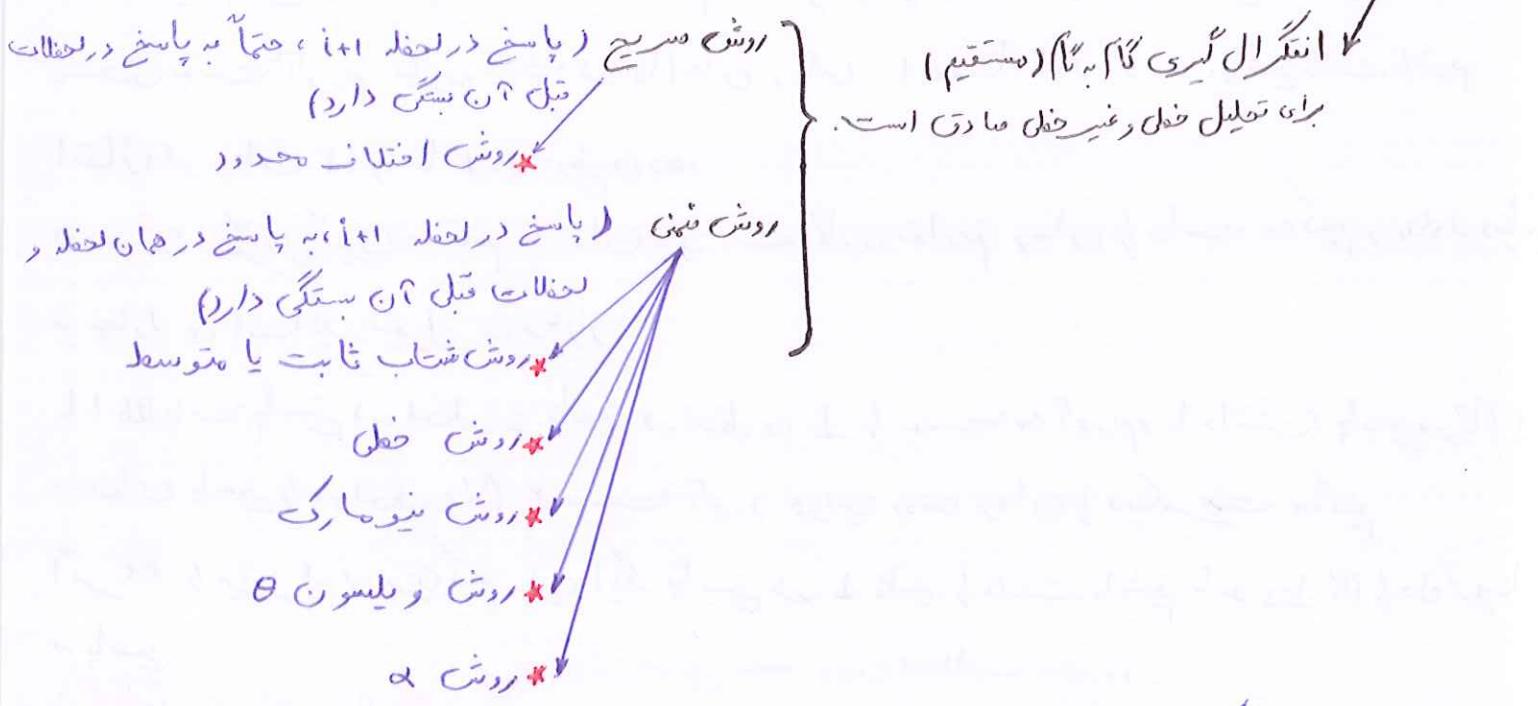
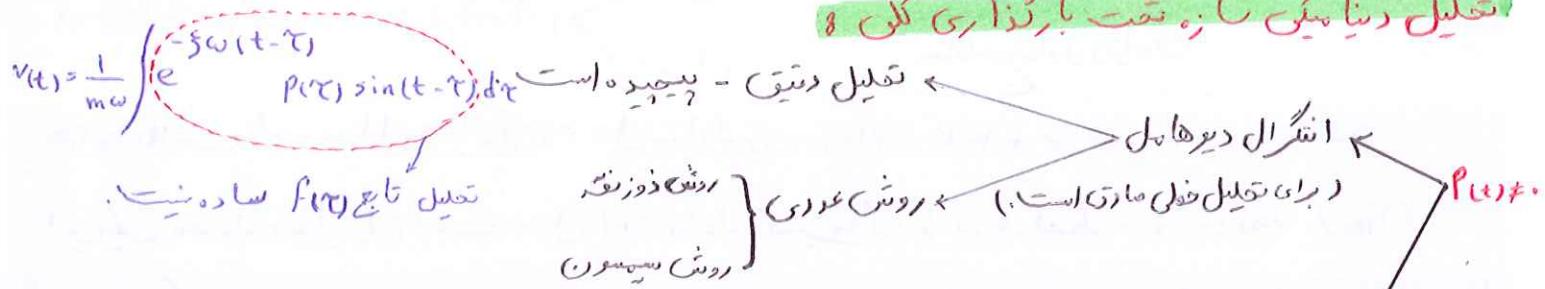
$$\int dv(t) = \int \frac{1}{m\omega_0} e^{-\xi\omega(t-\tau)} P(\tau) \sin \omega_0(t-\tau) d\tau$$

انتگرال دیرهامل (بای هر بار نز از دخواهی صادر است.)

$$v(t) = \frac{1}{m\omega} \int_0^t P(\tau) \sin \omega(t-\tau) d\tau$$

$$v(t) = \frac{1}{m\omega_0} \int_0^t e^{-\xi\omega(t-\tau)} P(\tau) \sin \omega_0(t-\tau) d\tau$$

تغییل دینامیک سازه تحت بارگذاری کلی ۸



روش ذوزنقه هنگام انتگرال با هر تابع باشد.

روش ذوزنقه ای روش تقریبی است. چون تابع خلف نیست.

اگر تابع خلف باشد روش دیگر (دیگر) است.

هرچه Δt کو کوچکتر باشد روش دیگر و هرچه Δt بزرگتر باشد روش تقریبی دیگر باشد.

روش تقریبی و با خطا است.

$$\int f(t) dt = \frac{\Delta t}{4} [f(t_0) + 2f(t_1) + 2f(t_2) + \dots + 2f(t_{n-1}) + f(t_n)]$$

همان‌طور افرازهای انتگرال ها را به روش عددی حل می‌کنند.

روش سیسیون: از تابع درجه ۲ انتگرال دقیق می‌گیرد. روش ذوزنقه ای از تابع خلف انتگرال دقیق می‌گیرد.

در این روش تعداد تقسیمات همیشه باید زوج باشد.

$$\int f(t) dt = \frac{\Delta t}{4} [f(t_0) + 4f(t_1) + 2f(t_2) + 4f(t_3) + \dots + 4f(t_{n-1}) + f(t_n)]$$

در تغییل خلف Δt را برابر $\frac{T}{n}$ در نظر می‌گیریم. T (زمان تنادب سازه)

در تغییل غیر خلف Δt را کوچکتر در نظر می‌گیریم.

مقدار $f(t)$ را در هر لحظه t برداشت کرد و از روش عددی مقدار انتگرال بسته $\int f(t) dt$ را محاسبه کنیم.

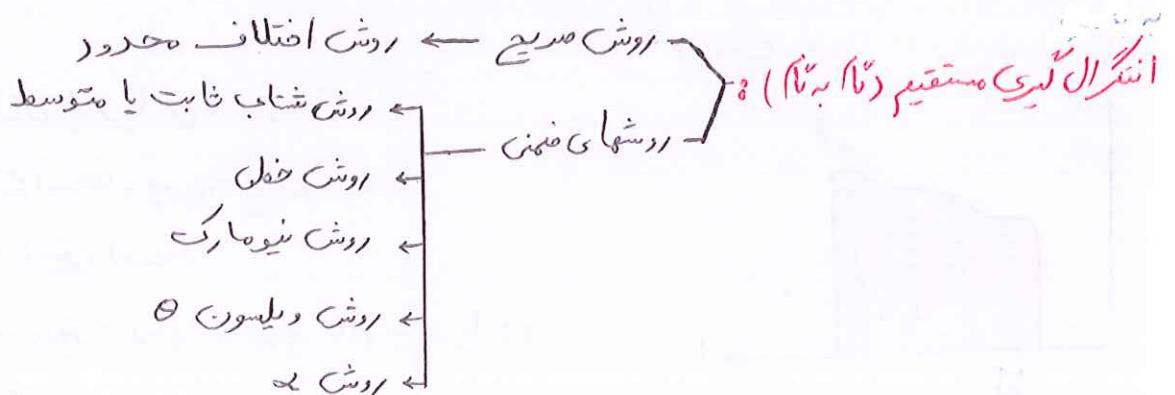
روش انتگرال تیری مستقیم (نام بنا) \rightarrow
 معادله تفاضل دینامیکی \rightarrow حل معادله $m\ddot{v} + cv + kv = p(t)$ می باشد.

این یک معادله دیفرانسیل است. حل این معادله تغییر مکان را در هر لحظه به مدت t (نام بنا) به جای اینکه پاسخ را در هر لحظه داشته باشیم، انتظار خود را پاکیزه کنید و پاسخ را در زمان های مشخص بدست آوریم. نیازی نیست در گام های زمان اول، تا ۰.۲، ... پاسخ داشته باشیم.
 اتفاقی از زمان اول، تا ۰.۸، رخ نماید.

در روشن انتگرال تیری مستقیم با زمان پیوسته کاری نداریم زمان را ثابت می کنیم و معادله دینامیکی به معادله استاتیک تبدیل می شود.

با اطلاعات پاسخ در لحظه i پاسخ در لحظه $i+1$ را بدست آوریم و با داشتن پاسخ در گام i می توان پاسخ را در لحظه $i+1$ بدست آورد. در این روشن زمان را دیسکریت می کنیم.

اگر p_i را مبارہ اول فرض کنیم برای اینکه پاسخ در گام ثانیه را داشته باشیم باید $i+1$ را حل کرد



در روشن صریح اگر پاسخ گام های قبل را داشته باشیم \rightarrow پاسخ در لحظه $i+1$ را می توان بدست آورد.

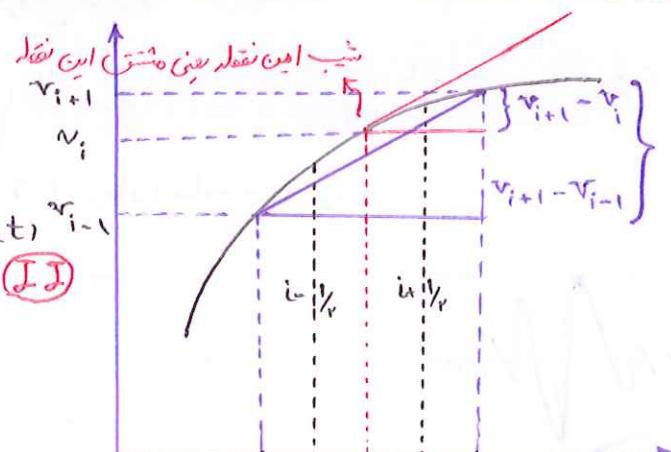
در روشن ضمیم اگر پاسخ در لحظه i را بخواهیم باید پاسخ در خود لحظه و لحظه های قبل را داشته باشیم.
 لذا سعی دخلا کرد تا از این دام رها شویم.

روش اختلاف محدود: در لحظه i مشتقات را بر اساس خود تابع منویم (مشتق یعنی شب آن نقطه)

$$m\ddot{v} + cv + kv = p_i$$

$$m\ddot{v}_i + cv_i + kv_i = p_i(t) \quad (I)$$

$$m\ddot{v}_{i+1} + cv_{i+1} + kv_{i+1} = p_{i+1}(t) \quad (II)$$



شب تغذیه ای بر حسب تابع

$$\dot{v}_i = \frac{v_{i+1} - v_i}{\Delta t} \quad \text{با توجه به مداری}$$

میتوانیم از این معنی اول روش در پیشنهاد خود تابع نوشت

$$\ddot{v}_i = \frac{\dot{v}_{i+\frac{1}{r}} - \dot{v}_{i-\frac{1}{r}}}{\Delta t} = \frac{\frac{v_{i+1} - v_i}{\Delta t} - \frac{v_i - v_{i-1}}{\Delta t}}{\Delta t} \Rightarrow \ddot{v}_i = \frac{v_{i+1} - r v_i + v_{i-1}}{\Delta t^r}$$

جایگزینی مقادیر v_i و \dot{v}_i در معادله (I)

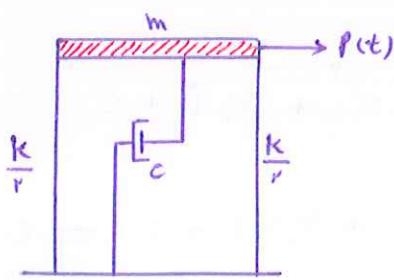
$$m \left[\frac{v_{i+1} - r v_i + v_{i-1}}{\Delta t^r} \right] + c \left[\frac{v_{i+1} - v_{i-1}}{r \Delta t} \right] + k v_i = p_i(t)$$

$$\left[\frac{m}{\Delta t^r} + \frac{c}{r \Delta t} \right] v_{i+1} = \frac{m}{\Delta t^r} [rv_i - v_{i-1}] + c \frac{v_{i+1} - v_{i-1}}{r \Delta t} - k v_i + p_i(t)$$

$$K^* v_{i+1} = p_{i+1}^* \Rightarrow v_{i+1} = \frac{p_{i+1}^*}{K^*}$$

فرضیه شان داده باداشت پاسخ در لحظه ای i را لحظه i که همان لحظات قبل ایست همان پاسخ در لحظه $i+1$ را بدست آورد. مثلاً پاسخ در زمان ۱۰:۰۲:۰۰ را داریم و در توان پاسخ در لحظه ۱۰:۰۳ را حساب کرد.

آخر در یک ساعه بکسر جبهه i را مقادیر جم - سختی - هماین و مقدار بار را داشته باشد و با این مشروطه میتوان ساعه را تقلیل کرد.



v_i = تغییر مکان اولیه

\dot{v}_i = سرعت اولیه لحظه صفر

$$\ddot{v}_i = \frac{p_i - k v_i - c \dot{v}_i}{m}$$

شب اولیه لحظه صفر

تغییر مکان در لحظه ای i را بجهه ای $i+1$ در لحظه ای $i+1$ در لحظه ای $i+1$

عنوان $i+1$ بروی کنیم و شور v_i ← v_{i+1}

$$\ddot{v}_i = \frac{v_i - v_{i-1}}{r \Delta t} \quad \ddot{v}_i = \frac{v_i - rv_0 + v_{i-1}}{\Delta t^r} \quad \text{فقط برای شرط } v_0 \neq 0 \text{ باید آن را حساب کرد}$$

$$v_i = r \Delta t \ddot{v}_i + v_{i-1} \quad \rightarrow \ddot{v}_i = \frac{r \Delta t v_i + v_{i-1} - rv_0 + v_{i-1}}{\Delta t^r}$$

$$v_{i-1} = \frac{\ddot{v}_i \Delta t^r}{r} - \ddot{v}_i \Delta t + v_0$$

با داشتن v_i و v_{i-1} میتوان v_0 را بدست آورد.

منابع غیر حلول می - سختی - هماین و مقدار بار را داشته باشند.

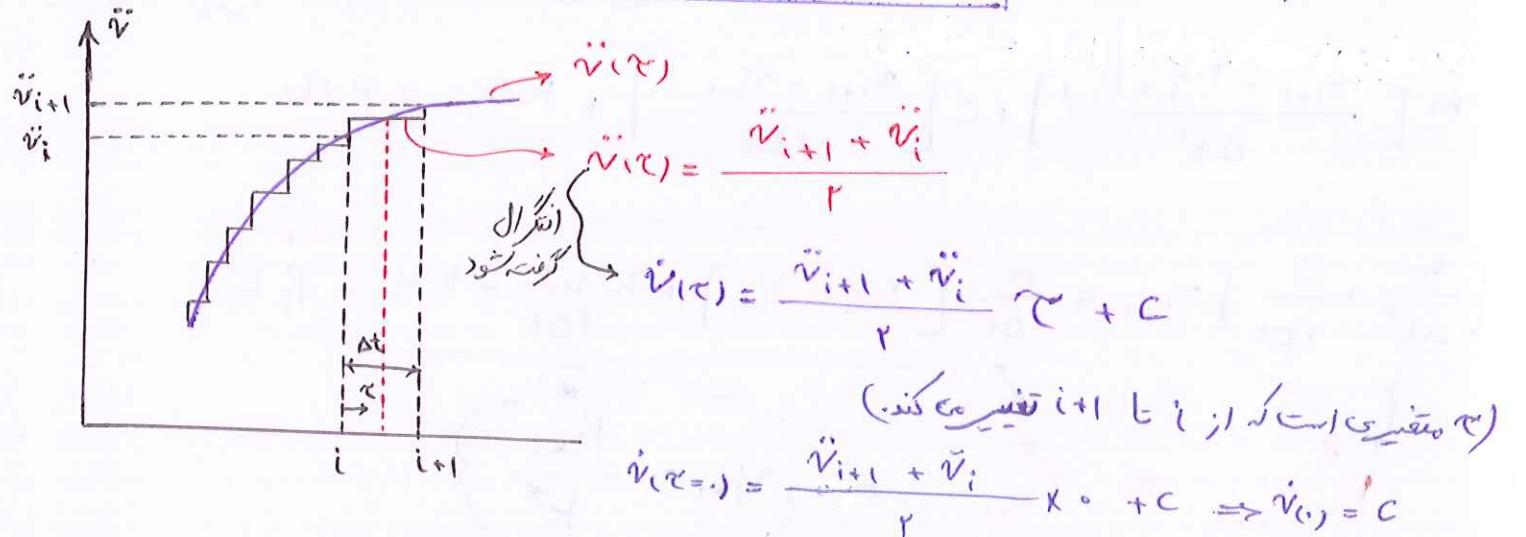
$$m\ddot{v} + c\dot{v} + kv = p(t)$$

روش صفتی شتاب

$$\textcircled{1} \quad m\ddot{v}_i + c\dot{v}_i + kv_i = p_i(t) \quad \text{برای لحظه } i$$

$$\textcircled{2} \quad m\ddot{v}_{i+1} + c\dot{v}_{i+1} + kv_{i+1} = p_{i+1}(t) \quad \text{برای لحظه } i+1 \quad \text{معادله } \textcircled{1}$$

$$\textcircled{3}, \textcircled{4} \quad \text{تفاضل } \textcircled{1} \Rightarrow m\Delta\ddot{v}_{i+1} + c\Delta\dot{v}_{i+1} + k\Delta v_{i+1} = \Delta p_{i+1} \quad \text{معادله } \textcircled{2}$$



$$v'(t=0) = \frac{\ddot{v}_{i+1} + \ddot{v}_i}{\tau} \times 0 + C \Rightarrow v_{i+1} = C$$

$$\text{پس معادله سر } \Rightarrow v'(t) = \frac{\ddot{v}_{i+1} + \ddot{v}_i}{\tau} t + v_i$$

$$\Rightarrow \tau = \Delta t \Rightarrow v_{i+1} = \frac{\ddot{v}_{i+1} + \ddot{v}_i}{\tau} \Delta t + v_i \quad \text{برای معادله } \textcircled{1}$$

$$\textcircled{1} \leftarrow \textcircled{2} \quad \text{برای معادله } \textcircled{2}$$

$$\text{اصلی } \Rightarrow \text{کو تغییر } \Rightarrow \int v'(t) = \int \frac{\ddot{v}_{i+1} + \ddot{v}_i}{\tau} t + v_i$$

$$v(t) = \frac{\ddot{v}_{i+1} + \ddot{v}_i}{\tau} t^2 + v_i t + C$$

$$v(t=0) = \frac{\ddot{v}_{i+1} + \ddot{v}_i}{\tau} (0)^2 + v_i (0) + C \Rightarrow C = v_i$$

$$\Rightarrow \tau = \Delta t \quad v_{i+1} = \frac{\ddot{v}_{i+1} + \ddot{v}_i}{\tau} \Delta t + v_i \Delta t + v_i \quad \text{برای معادله } \textcircled{1}$$

$$\text{این } \ddot{v}_{i+1} \text{ از این بدل } \ddot{v}_i \text{ درست } \leftarrow \textcircled{1} \quad \text{برای معادله } \textcircled{2}$$

$$\ddot{v}_{i+1} = \frac{\ddot{v}_{i+1} + \ddot{v}_i}{\Delta t} \Delta t + \ddot{v}_i \Delta t \quad \text{برای معادله } \textcircled{1}$$

$$\textcircled{5} \quad \text{برای معادله } \textcircled{2}$$

$$\textcircled{6} \quad \text{برای معادله } \textcircled{1}$$

$$m \Delta v_{i+1} + c \Delta v_{i+1} + k \Delta v_{i+1} = \Delta p_{i+1} \leftarrow \text{بارگذاری در رابطه}$$

$$m \left[\frac{\varepsilon}{\Delta t^r} \Delta v_{i+1} - \frac{\varepsilon}{\Delta t} \dot{v}_i - \gamma \ddot{v}_i \right] + c \left[\frac{\gamma}{\Delta t} \Delta v_{i+1} - \gamma \dot{v}_i \right] + k \Delta v_{i+1} = \Delta p_{i+1}$$

$$\Rightarrow \left[\frac{\varepsilon m}{\Delta t^r} + \frac{\gamma c}{\Delta t} + k \right] \Delta v_{i+1} = \Delta p_{i+1} + \frac{\varepsilon m}{\Delta t} \dot{v}_i + \gamma m \ddot{v}_i + \gamma c \dot{v}_i$$

$$\Rightarrow K^* \Delta v_{i+1} = \Delta P^* \Rightarrow \text{تفصیل مکان} \quad \boxed{\Delta v_{i+1} = \frac{\Delta P^*}{K^*}}$$

نتیجه: از رابطه ④ سعیت در آن لحفله بسته است.

از رابطه ⑤ شتاب در آن لحفله بسته است.

بارگذاری نیز معلوم باشد و در نهایت تغییر مکان معلوم می شود.

$$m \ddot{v}_{i+1} + c \dot{v}_{i+1} + k v_{i+1} = p_{i+1}(t)$$

نتیجه شتاب از رابطه قابل بسته است درست.

$$\Rightarrow v_{i+1} = \frac{p_{i+1} - c \dot{v}_{i+1} - k v_{i+1}}{m}$$

$$v(t) = \frac{1}{m \omega} \int e^{-j \omega(t-\tau)} \cdot (P(\tau) \sin(\omega \tau)) d\tau$$

تحلیل دینامیک سازه تفت باگذاری کل:

تحلیل دینامیک - پیچیده است

روش ذوزنقه (تابع درجی) تابع هارویک تابع خطی

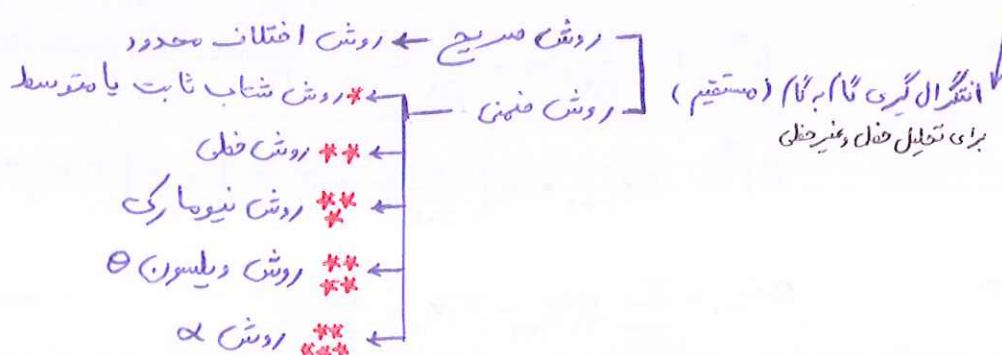
روش عدی

روش سیمیرون (از تابع درجی ④ انگرال گیری میگرد) تعداد تقریبات هشت زوج است

برای تغیل خنل

انگرال دیرهامل

$P(t) \neq 0$



$$\Delta \ddot{v}_{i+1} = \frac{\varepsilon}{\Delta t^r} \Delta v_{i+1} - \frac{\varepsilon}{\Delta t} \dot{v}_i - \gamma \ddot{v}_i \leftarrow \text{شتاب از رابطه ④}\quad \text{شتاب از رابطه ④}$$

خطایمی برای شتاب ثابت یا مترسل 8

$$\Delta \dot{v}_{i+1} = \frac{\gamma}{\Delta t} \Delta v_{i+1} - \gamma \dot{v}_i \leftarrow \text{سرعت از رابطه ⑤}\quad \text{سرعت از رابطه ⑤}$$

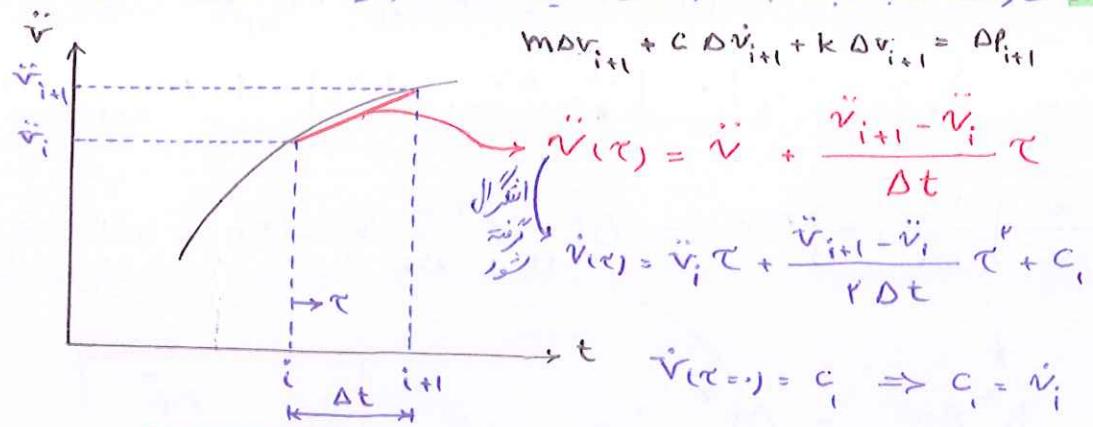
$$\ddot{v}_{i+1} = \frac{p_{i+1} - c \dot{v}_{i+1} - k v_{i+1}}{m}$$

مشه: برای وقت بهتر از رابطه قابل بسته استفاده نمایند

$$\Rightarrow \left[\frac{\varepsilon m}{\Delta t^r} + \frac{\gamma c}{\Delta t} + k \right] \Delta v_{i+1} = \Delta p_{i+1} + \frac{\varepsilon m}{\Delta t} \dot{v}_i + \gamma m \ddot{v}_i + \gamma c \dot{v}_i$$

$$\Rightarrow K^* \Delta v_{i+1} = \Delta P^* \Rightarrow \text{تفصیل مکان} \quad \boxed{\Delta v_{i+1} = \frac{\Delta P^*}{K^*}}$$

رش خل : تقارن شتاب ثابت با شتاب حل؛ این است که در این قالت یک حد معرفی شود



$$\text{سرعت} \Rightarrow \dot{v}(t) = \dot{v}_i t + \frac{\ddot{v}_{i+1} - \ddot{v}_i}{\gamma \Delta t} t^{\gamma} + \dot{v}_i \quad \text{I}$$

$$\text{سرعت} \Rightarrow v(t) = \frac{\ddot{v}_i t^{\gamma}}{\gamma} + \frac{\ddot{v}_{i+1} - \ddot{v}_i}{\gamma \Delta t} t^{\gamma} + \dot{v}_i t + C$$

$$v(t=0) = C \Rightarrow C = v_i$$

کل تغییر مکان

$$\Delta v_{i+1} = \frac{\ddot{v}_i t^{\gamma}}{\gamma} + \frac{\ddot{v}_{i+1} - \ddot{v}_i}{\gamma \Delta t} t^{\gamma} + \dot{v}_i t + v_i \quad \text{II}$$

$$\text{I} \rightarrow v_{i+1} = \dot{v}_i \Delta t + \frac{(\ddot{v}_{i+1} - \ddot{v}_i)}{\gamma} \Delta t + v_i$$

$$\text{II} \rightarrow v_{i+1} = \dot{v}_i \frac{\Delta t^{\gamma}}{\gamma} + \frac{\ddot{v}_{i+1} - \ddot{v}_i}{\gamma} \Delta t^{\gamma} + \dot{v}_i \Delta t + v_i$$

$$v_{i+1} \rightarrow K^* \Delta v_{i+1} = \Delta p^* \rightarrow \Delta v_{i+1} = \frac{\Delta p^*}{K^*} \quad \text{بررسی} v_{i+1}$$

$$K^* = K + \frac{\gamma}{\Delta t^{\gamma}} m + \frac{\gamma}{\Delta t} c \quad \text{بررسی} K, m, c$$

$$\Delta p^* = \Delta p_{i+1} + m \left[\frac{\gamma}{\Delta t} \dot{v}_i + \gamma \ddot{v}_i \right] + c \left[\gamma \dot{v}_i + \frac{\Delta t}{\gamma} \ddot{v}_i \right]$$

$$\dot{v}_{i+1} \rightarrow \Delta \dot{v}_{i+1} = \frac{\gamma}{\Delta t} \Delta v_{i+1} - \gamma \dot{v}_i - \frac{\Delta t}{\gamma} \ddot{v}_i \quad \leftarrow \text{بررسی} \dot{v}_{i+1}$$

$$\ddot{v}_{i+1} \rightarrow \ddot{v}_{i+1} = \frac{p_{i+1} - c \dot{v}_{i+1} - K v_{i+1}}{m} \quad \text{شتاب از رله تغایر بستگی}$$

Δp_{i+1}^* به پاسخ معقول قبل بگیر

v, \dot{v}, \ddot{v} را در خطی من درمی

نکته: در همه این روشها Δt باید از $\frac{T}{10}$ کوچکتر باشد و $T \leftarrow$ زمان تابعه طبیعی سازه

$$K^* \Delta v_{i+1} = \Delta p_{i+1}^*$$

$$K^* = K + \frac{\gamma}{\rho \Delta t} C + \frac{1}{\rho \Delta t} m$$

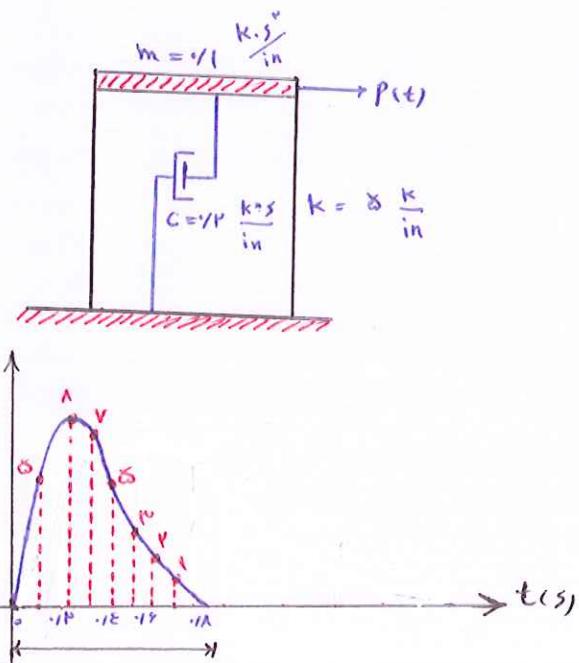
$$\Delta p^* = \Delta p_{i+1} + \alpha \dot{v}_{i+1} + b \ddot{v}_{i+1}$$

$$\alpha = \frac{1}{\rho \Delta t} m + \frac{\gamma}{\rho} C$$

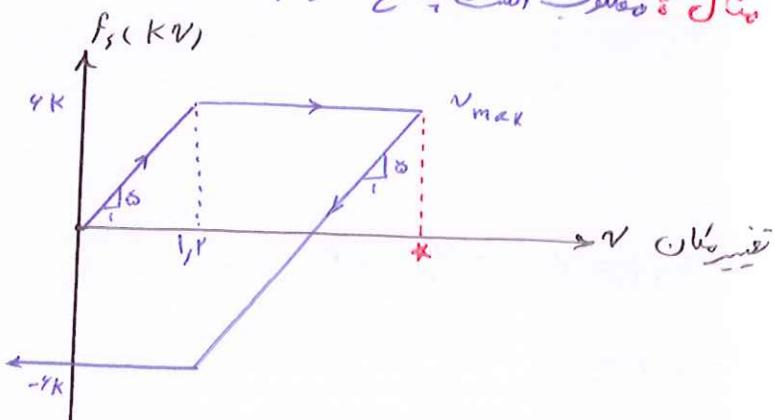
$$b = \frac{1}{\rho \Delta t} m + \left(\frac{\gamma}{\rho} - 1 \right) C$$

$$\Delta \dot{v}_{i+1} = \frac{\gamma}{\rho \Delta t}$$

ذوول های روش
نیومارک



مثال ۱: مطلب اسکال پاسخ سازه به روش شتاب خطا؟



خطای سازه غیر خطی است و سختی نیز تفسیر نمی‌گیرد می‌توان از انتقال دیوهامل استفاده کرد.

$$f_s = 4 \rightarrow \text{در تفسیر مکان صفر}$$

$$f_s = 0 \rightarrow \text{در تفسیر مکان } 1/2 \text{ شب صفر است.}$$

اگر سعیت هدف شود یعنی با شب صفر برآورده در باز سفتی در این تابع می‌تواند صفر باشد.

اگر از نقطه‌ی * با شب صفت برگردیم دب ۱/۲ برسیم باز شب صفر رسمی صفر است.

$$K^* \Delta v_{i+1} = \Delta p^*$$

از روابط شتاب فعل استفاده می‌کنیم

$$\Delta t = \gamma l$$

$$m = \gamma l$$

$$c = \gamma P$$

$$k = \gamma S$$

$$K^* = K(t) + \frac{\gamma}{\Delta t} m + \frac{\gamma}{\Delta t} c = K(t) + 4l$$

$$\Delta p^* = \Delta p_{i+1} + \left(\frac{\gamma m}{\Delta t} + \gamma c \right) \dot{v}_i + \left(\gamma m + \frac{\Delta t}{\gamma} \right) \ddot{v}_i = \Delta p_{i+1} + 4l \dot{v}_i + 0.25 \ddot{v}_i$$

$$\Delta \dot{v}_{i+1} = \frac{\gamma}{\Delta t} \Delta v_{i+1} - \gamma \dot{v}_i - \frac{\Delta t}{\gamma} \ddot{v}_i = \gamma_0 \Delta v_{i+1} - \gamma \dot{v}_i - 0.15 \ddot{v}_i$$

$$\Rightarrow \nu_i = 0 \quad \ddot{\nu}_i = 0 \quad \rho_i = 0 \quad \ddot{\rho}_i = 0$$

$$\ddot{\nu}_{i+1} = \frac{p_{i+1} - k\nu_{i+1} - c\dot{\nu}_{i+1}}{m}$$

$$p_{i+1} = p_{o+1} = p_i \quad \text{از روی شکل} \quad \ddot{\nu}_{i+1} = 0$$

برای $i=0$ معنی در لغتی صفر

$$\Delta \nu_{i+1} = \nu_{i+1} - \nu_i = \gamma_0 v$$

$$f_{si} = k\nu_i$$

$$\ddot{\nu}_{i+1} = \frac{p_{i+1} - c\dot{\nu}_{i+1} - k\nu_{i+1}}{m}$$

$$\therefore \Delta \rho(t) = \omega/2 \rho - \rho \text{ در لغتی صفر}$$

$$\therefore \Delta \rho(t) = \omega/2 \rho - \rho \text{ در لغتی صفر}$$

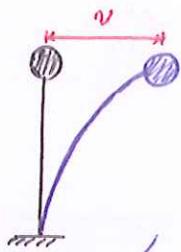
نتیجه: اگر تنسیکل ان کمتر از $1/2$ باشد \leftarrow

نتیجه: اگر تنسیکل ان بیش از $1/2$ باشد \leftarrow

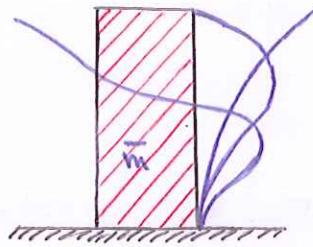
تحلیل دینامیک سازه یک درجه آزادی

سازه چند درجه آزادی (۲ ریشه)

سازه های پیوسته (بنهایت درجه آزادی) سازه های دارای جنوبسته



یک درجه آزادی چون از هم ستر صفت نظر نداشت.



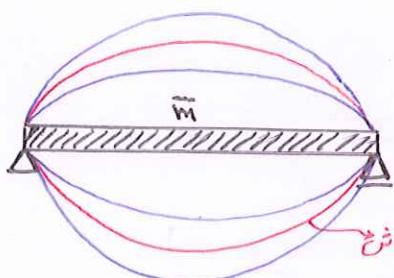
اگر دامنه فقط تغییر کند سازه یک درجه است.



سازه یک درجه آزادی

روش رایلی : با ارتفاع سازه با محیط پیوسته را به سیستم تعمیم یافته تبدیل می کند.

سیستم های تعمیم یافته



$$\text{یک درجه آزادی} = \text{شکل ارتفاع} = \psi(u) = \alpha \sin \frac{\pi u}{L}$$

$$\text{دو درجه آزادی} = \text{شکل ارتفاع} = \psi(u) = \alpha \sin \frac{\pi u}{L} + b \sin \frac{2\pi u}{L}$$

$$\text{سه درجه آزادی} = \text{شکل ارتفاع} = \psi(u) = \alpha u^2 + bu$$

$$\text{شکل ارتفاع} = \psi(u) = \alpha u^3 + bu^2 + cu \quad \text{درجه آزادی} (\alpha, b, c)$$



$$m^* = \int_0^L m(u) \psi'(u) du$$

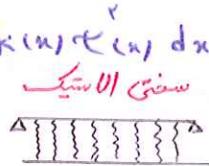
همان ایندیگر در اینجا $m(u) \cdot m^*$ واحد طول است.

$$m^* = \int_0^L m(u) \psi'(u) du + \sum_{i=1}^n m(u_i) \psi'(u_i) + \sum_{i=1}^n I_i \psi'(u_i)$$

جنوبسته

بار و وزن شناور (سفت هندسی)

بار و وزن بازنش



سفت هندسی

سفت هندسی (ذرات)

بسیار ریخته

$$K^* = \int E I(u) \psi''(u) du + \int k(u) \psi'(u) du + \sum_{i=1}^n k_i \psi'(u_i)$$

سفت هندسی

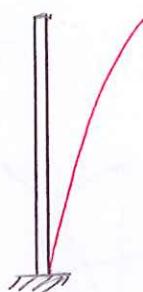
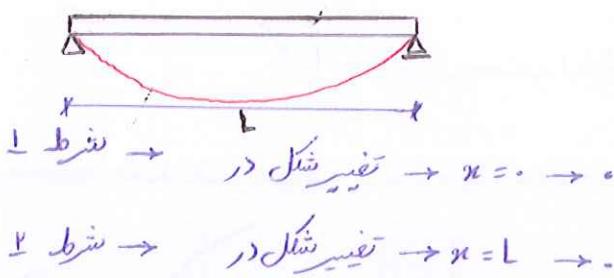
بسیار ریخته

$$C^* = \int C(u) \psi'(u) du + \sum C_i \psi'(u_i)$$

صاف حفظ پیوسته

$$P^* = \int P(u, t) \psi'(u) du + \sum P_i \psi'(u_i)$$

نکته ۱) محواند هر تابع با خود بشرط که شرایط مرزی هندسی را ارضا کند.



شرط ۱) نیزه صفر است

شرط ۲) تفییر شکل در x=0

نکته ۲) مهان انسسی (دران) بر مقاطع مختلف

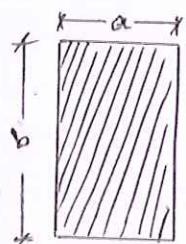


"مذکور"

$$I_o = \frac{m L^4}{12}$$

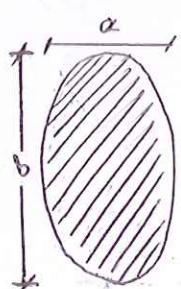
$$m = \bar{m} L$$

$$\bar{m} = \frac{\text{مذکور}}{\text{سطوح}}$$



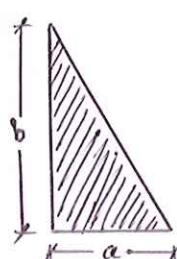
وزن واحد سطح

$$I_o = m \left(\frac{a^2 + b^2}{12} \right) \quad m = \gamma (a \cdot b)$$



وزن واحد سطح

$$I_o = m \left(\frac{a^2 + b^2}{12} \right) \quad m = \gamma \left(\frac{\pi a \cdot b}{\epsilon} \right)$$

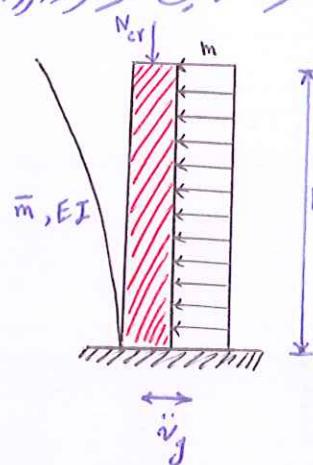


وزن واحد سطح

$$I_o = m \left(\frac{a^2 + b^2}{12} \right) \quad m = \gamma \left(\frac{\alpha b}{\epsilon} \right)$$

که سیم پیوسته را با انتخاب یک شکل انتهاش که شرایط مرزی را ارضا کند راه حل کرد.

مثال: بمحض شکل زیر که در طول خود دارای سختی هشتی بخواست درجه پیز افت می باشد را در تظریه گیری معادله حرکت سیم و بار برخان $\ddot{\theta}$ را تعیین کنید. (این سازه تحت فرکت زمین قرار دارد).



$$\text{شکل از رعایت} \quad \ddot{\theta}(n) = \alpha n^2 + \beta n + \gamma$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \ddot{\theta}(n=0) = \alpha(0)^2 + \beta(0) + \gamma \rightarrow \gamma = 0 \\ \ddot{\theta}'(n=0) = 2\alpha(0) + \beta \rightarrow \beta = 0 \end{array} \right. \quad \text{شرط مرزی}$$

$$\ddot{\theta}(n) = \alpha n^2 \quad \leftarrow \text{فرض}$$

$$m \ddot{\theta} + c \dot{\theta} + k \theta = p(t)$$

* باز هم این را می بینیم.

متوجه نداریم

فرمول

$$m = \int m(n) \ddot{\theta}(n) dn$$

$$K = \int EI \ddot{\theta}''(n) dn$$

$$P = \int P_{n,t} \ddot{\theta}(n) dn$$

$$\ddot{\theta}(n) = (1 - \cos \frac{\pi}{2L} n) \rightarrow \left\{ \begin{array}{l} \rightarrow n=0 \rightarrow \ddot{\theta}(n)=0 \rightarrow \text{تابع صفر است} \\ \rightarrow n=\infty \rightarrow \ddot{\theta}'(n)=0 \rightarrow \text{تابع صفر است} \end{array} \right.$$

$$\ddot{\theta}'(n) = \frac{\pi}{2L} \sin \frac{\pi}{2L} n$$

$$\ddot{\theta}''(n) = \frac{\pi^2}{4L^2} \cos \frac{\pi}{2L} n$$

$$m = \int_0^L m(n) \ddot{\theta}(n) dn = \bar{m} \int_0^L (1 - \cos \frac{\pi}{2L} n) dn = \frac{\pi^2}{4L} \bar{m} L$$

$$K = \int_0^L EI \ddot{\theta}''(n) dn = EI \int_0^L \left(\frac{\pi^2}{4L^2} \cos \frac{\pi}{2L} n \right)^2 dn = \frac{\pi^4}{4L^4} EI$$

$$P = \int p(x,t) \tau_{(n)} dx = \int \bar{m} \ddot{\nu}_g \tau_{(n)} dx = \bar{m} \ddot{\nu}_g \int_0^L \tau_{(n)} dx$$

$$= \bar{m} \ddot{\nu}_g \int_0^L (1 - \cos \frac{\pi}{\lambda L} n) dx = \omega \sqrt{\rho E} \bar{m} L \ddot{\nu}_g$$

$$\ddot{m \nu} + k \nu = P(t)$$

$$\Rightarrow \omega \sqrt{\rho E} \bar{m} L \ddot{\nu} + \frac{\pi^2}{\lambda^2} \cdot \frac{EI}{L^3} \nu = \omega \sqrt{\rho E} \bar{m} L \ddot{\nu}$$

حال باز که انت را محاسبه کنیم

نکت: باز از سبق مورخی از رابطه صفر برخاند، اما کاش کویند یعنی:

$$N_{cr} \leftarrow N_c \leftarrow K - K_G = 0 \text{ هرگز}$$

$$K = \int_K EI \ddot{\tau}_{(n)} dx - \int_{K_G} N_{cr} \ddot{\tau}_{(n)} dx = 0$$

$$\Rightarrow \frac{\pi^2}{\lambda^2} \frac{EI}{L^3} - N_{cr} \int_0^L \left(\frac{\pi}{\lambda L} \sin \frac{\pi}{\lambda L} n \right)^2 dx = 0$$

$\frac{\pi^2}{\lambda L} N_{cr}$

$$\Rightarrow K = \frac{\pi^2}{\lambda^2} \frac{EI}{L^3} - \frac{\pi^2}{\lambda L} N_{cr} = 0$$

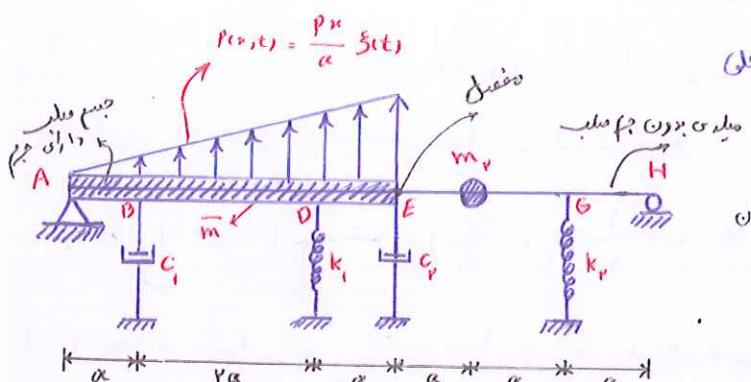
$$\Rightarrow N_{cr} = \frac{\pi^2 EI}{(\lambda L)^2}$$

تحلیل دینامیک سازه یک درجه آزادی (تعاری)

هامیتون (انرژی)

سیستم تقویم یافته

سیستم دارای جسم صلب کار مجازی



مثال: در این سیستم مکان مجازی کار نیزی خارجی بالا رفته است (اعلی)

باهم برابر است.

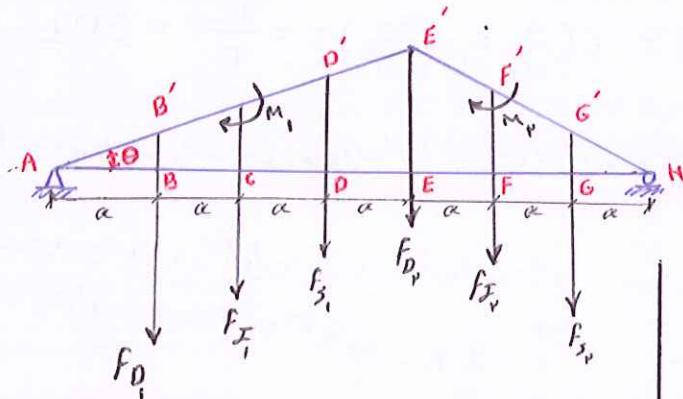
نیزی خارجی یک بارگذاری خوب است.

$$\text{مقدار بارگذاری: } \frac{\bar{P}_0}{\alpha} \xi(t) = \bar{P}_0 \xi(t) = \bar{E} \bar{P} \xi(t)$$

نیزی تابع زمان است که تغیر می‌کند.

$$\Rightarrow P(t) = \bar{E} \bar{P} \xi(t) \times \frac{\varepsilon \alpha}{\tau} = \bar{N} \bar{P} \alpha \xi(t)$$

ذو نسبتی درجه آزادی به صورت مجموعه جسم صلب



$$w_{s_1} = \frac{P}{E} k_1 z \times \frac{P}{E} s_2$$

① فیزیک

$$w_{s_2} = \frac{1}{P} k_2 z \times \frac{1}{P} s_2$$

② فیزیک

$$w_{D_1} = C_1 \dot{z} \times \frac{1}{E} s_2$$

③ فیزیک

$$w_{D_2} = C_2 \dot{z} \times s_2$$

④ فیزیک

$$w_{I_1} = \frac{m L}{\tau} \ddot{z} \times \frac{1}{P} s_2$$

⑤ فیزیک

$$w_{I_2} = \frac{P}{P} m \ddot{z} \times \frac{P}{P} s_2$$

⑥ فیزیک

$$w_{m_1} = \frac{E}{P} \bar{m} \alpha^2 \ddot{z} \times \frac{1}{E} s_2$$

$$w_{m_2} = I_{\ddot{P}} \frac{\ddot{z}}{P \alpha}$$

$$w = P \times \frac{P}{P} s_2 = \bar{N} \bar{P} \alpha \xi(t) \times \frac{P}{P} s_2 = \frac{1}{P} \bar{P} \alpha \xi(t) s_2$$

نیزی خارجی = نیزی داخل

$$BB' = \frac{1}{\varepsilon} Z \quad DD' = \frac{1}{\varepsilon} Z$$

$$FF' = \frac{P}{P} Z$$

نیزی در افق جایجاً Z:

$$f_{s_1} = k_1 \times \frac{P}{E} Z$$

$$f_{s_2} = k_2 \times \frac{1}{P} Z$$

$$f_{D_1} = C_1 \times \frac{1}{E} \dot{Z}$$

$$f_{D_2} = C_2 \times \dot{Z}$$

$$f_{I_1} = \bar{m} L \frac{\ddot{Z}}{\tau} = \bar{m} \varepsilon \alpha \frac{\ddot{Z}}{\tau} = \gamma \bar{m} \alpha \ddot{Z}$$

$$f_{I_2} = m \times \frac{P}{P} \ddot{Z}$$

$$M_1 = I_{\ddot{P}} \ddot{\theta} = \frac{m L}{\tau} \ddot{\theta} = \frac{(m L) \times L^2}{\tau} \ddot{\theta}$$

$$\text{دو قدری} \quad M_1 = \bar{m} \times \varepsilon \alpha \times \frac{(\varepsilon \alpha)^2}{\tau} \times \left(\frac{Z}{\varepsilon \alpha} \right) = \frac{E}{P} \bar{m} \alpha^2 \ddot{Z}$$

$$M_2 = I_{\ddot{P}} \ddot{\theta} = I_{\ddot{P}} \frac{\ddot{Z}}{P \alpha}$$

$$E_{W\cdot} \Rightarrow f_{S_1} \times \frac{P}{E} \delta z + f_{S_2} \times \frac{1}{P} \delta z + f_{D_1} \times \frac{1}{E} \delta z + f_{D_2} \times \frac{1}{P} \delta z + f_{I_1} \times \frac{P}{P} \delta z \\ + M_1 \times \frac{1}{E_a} \delta z + M_p = N \bar{P} \alpha \xi(t) \times \frac{P}{P} \delta z \\ \therefore \Rightarrow (K_1 \frac{P}{E} z \times \frac{P}{E} \delta z) + (K_2 \frac{1}{P} z \times \frac{1}{P} \delta z) + (C_1 \frac{1}{E} z \times \frac{1}{E} \delta z) + (C_2 z \times \delta z) + (\alpha \bar{m} z \ddot{\delta z}) \\ + (m_p \frac{P}{P} \ddot{z} \times \frac{P}{P} \delta z) + (\frac{E}{P} \bar{m} \ddot{z} \times \frac{1}{E_a} \delta z) + (I_{op} \frac{1}{E_a} \ddot{z}) = N \bar{P} \alpha \xi(t) \frac{P}{P} \delta z$$

پس از ساده سازی به صورت زیر در می آید:

$$\left[(\alpha \bar{m} + \frac{\alpha \bar{m}}{P} + \frac{E}{P} m_p + \frac{I_{op}}{q \alpha_r}) \ddot{z} + (\frac{C_1}{14} + C_r) \dot{z} + (\frac{q}{14} K_1 + \frac{K_r}{q}) z = \frac{14}{P} \bar{P} \alpha \xi(t) \right] \delta z =$$

از آنچه مقدار تغییر مکان مجازی δz دلخواه است، جمله دوی درون گردش باشد منزد شود، بنابراین معادله را می توان پایان بخشش زیر در می آید:

$$(\frac{E}{P} \bar{m} \alpha + \frac{E}{P} m_p + \frac{I_{op}}{q \alpha_r}) \ddot{z} + (\frac{C_1}{14} + C_r) \dot{z} + (\frac{q}{14} K_1 + \frac{K_r}{q}) z = \frac{14}{P} \bar{P} \alpha \xi(t)$$

این معادله را به صورت مارکوفی زیره توان نوشت:

$$m \ddot{z} + c \dot{z} + k z = p(t)$$

معادله پذیرج به زاری برای مسائل جسم ملب

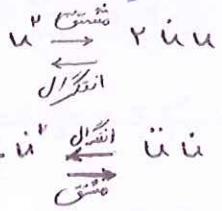
با استفاده از روش لارمیانی می توان از روشنایی در می آید:

$$m = \frac{E}{P} \bar{m} \alpha + \frac{E}{P} m_p + \frac{I_{op}}{q \alpha_r} \quad c = \frac{C_1}{14} + C_r \quad k = \frac{q}{14} K_1 + \frac{K_r}{q}$$

اعیان فرکانس های طبیعی به روش رایلی ۸

$$m \ddot{v} + k v = 0$$

فرکانس طبیعی و فرکانس طبیعی پاسخ سازه با ارتفاع زیاد است.



$$m \ddot{v} + k v = 0 \\ \frac{1}{m} m \ddot{v} + \frac{1}{k} k v = 0 \\ \frac{1}{m} m \ddot{v} + \frac{1}{k} k v = C$$

طبیعی قانون رایلی، در میگیری سازه بدون بازخراحتی بدون هیلين مجموع نیروهای پتانسیل و جنبش ثابت است.

$$T + V = C$$

نکته: ماتریس ارزشی جنبش زمانی رُخ مدهد

از شرط پتانسیل منزد باشد و همچنین ماتریس ارزشی پتانسیل

زمانی شکل میگیرد که ارزشی جنبش منزد باشد.

$$\Rightarrow T_{max} = V_{max}$$

نکته: ارتفاع زیاد بدون هیلين یک ارتفاع های هونتیک است.

$$\begin{cases} \frac{1}{m} m \ddot{v}_{max}^2 = \frac{1}{k} k v_{max}^2 \\ v_{max} = \omega v \end{cases} \Rightarrow \frac{1}{m} m \omega^2 v_{max}^2 = \frac{1}{k} k v_{max}^2 \Rightarrow \omega = \frac{k}{m}$$

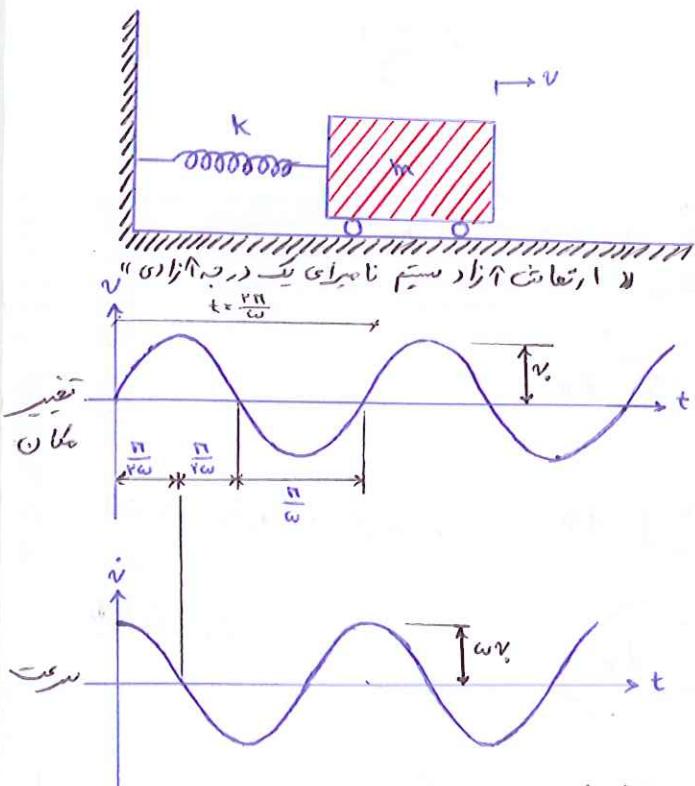
نتیجه: از اینجا $T_{max} = V_{max}$

فرکانس مخصوص میگردد.

برای سیستم پذیرج زیاده همچنین همزیست

این محتون را همان اینگونه نیز بیان کرد (ملا بق کتاب دکتر گل افشاری):

مفهوم اساسی روش ریلی اصل پایه‌ست از زیر است. اگر همچوین نیزی هماین درست برای جذب انرژی دارد نداشته باشد، از زیر این سیستم در ارتعاش آزاد باید ثابت بماند. درست ارتعاش آزاد سیستم ناهمایی همچوین را در شکل زیر در نظر گیرید.



نکته: با انتساب مبدأ زمان مناسب تغییر مکان را به صورت زیر می‌توان بیان کرد. یعنی در ارتعاش آزاد بودن هماین، شکل ارتعاش به صورت‌ها روش است.

$$x = x_0 \sin \omega t$$

$$v = v_0 \cos \omega t$$

از زیر پتانسیل این سیستم را لاآ به دستیه از زیر گرفته فضای متناسب می‌شود:

$$\text{I} \quad V = \frac{1}{2} k x^2 = \frac{1}{2} k v^2 \sin^2 \omega t$$

$$\text{II} \quad T = \frac{1}{2} m v^2 = \frac{1}{2} m v^2 \cos^2 \omega t$$

لهجین از زیر جیزی صفر عبارت است از:

در زمان $t = \frac{\pi}{2\omega}$ با توجه به شکل دهجهن از معادلات I و II معلوم است که از زیر جیزی صفر است

$$V_{\max} = \frac{1}{2} k v_0^2$$

دات:

در زمان $t = \frac{\pi}{\omega}$ از زیر پتانسیل صفر است و از زیر جیزی صفردار خود را دارد:

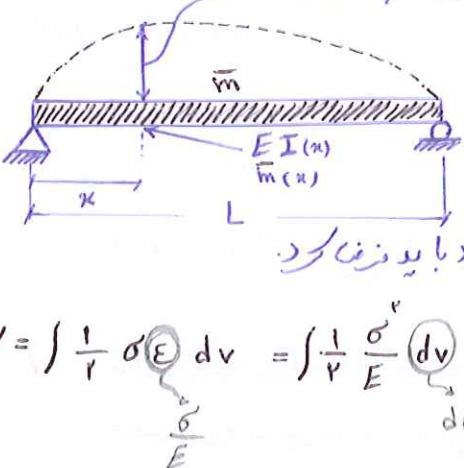
$$T_{\max} = \frac{1}{2} m v_0^2 \cos^2 \omega t$$

نتیجه: اگر کل از زیر درست ارتعاش ثابت بماند (همان گونه که در ارتعاش آزاد ناهمایی باید این چیز باشد) واضح است که از زیر جیزی بسته نهادی از زیر پتانسیل بسته باشد.

$$V_{\max} = T_{\max} \Rightarrow \cancel{\frac{1}{2} k v_0^2} = \cancel{\frac{1}{2} m v_0^2} \omega^2 \Rightarrow \omega^2 = \frac{k}{m}$$

لترجمه: کاربرد اصل روش ریلی در محاسبه تقریبی فرکانس طبیعی سیستم‌های چند درجه آزاد است.

روش رایلی برای سیستم چند درجہ آزادی: (محاسبه زلанс)



این ترکیبی بینهاست درجہ آزادی دارد.

بعنای بینهایت الگری تغیر مکانی متواند تغیر مکان دهد.

برای استفاده از روش رایلی، شکل تیر را در مود اصلی ارتفاقش خود باید نزدیک کرد.

$$V = \int \frac{1}{r} \sigma E dv = \int \frac{1}{r} \frac{\sigma}{E} (dv) = \int \frac{1}{r} \frac{\sigma}{E} dA du$$

$$\sigma = \frac{My}{I}$$

$$\Rightarrow \int \frac{1}{r} \frac{(My)^r}{E} dA du = \int \frac{1}{r} \frac{My^r}{EI} dA du = \int \frac{1}{r} \frac{M^r}{EI_{in}} du$$

$$M = EI V''$$

$$= \int \frac{(EI_{in} V'')^r}{EI_{in}} du = \int \frac{EI_{in} V''^r}{EI_{in}} du = \int EI_{in} V''^r du$$

$$\Rightarrow V = \frac{1}{r} \int EI_{in} \left(\frac{\delta V}{du} \right)^r du$$

از زیر کشش این سیستم خواهد

از زیر پتانسیل (الارزیدهای دافعی)

$$V_{max} = \frac{1}{r} \int EI_{in} V''_{max} du$$

$$T = \frac{1}{r} \int \bar{m}(u) (\dot{v})^r du$$

از زیر جنبش مجید است نایکنافت برای است باه

$$T_{max} = \frac{1}{r} \int \bar{m}(u) (\dot{v}_{max})^r du = \frac{1}{r} \int \bar{m}(u) \omega^r v_{max}^r du \quad \dot{v} = \omega v$$

$$T_{max} = \frac{1}{r} \int \bar{m}(u) \omega^r v_{max}^r du$$

$$برای سیستم های دیوست دارم \Rightarrow \frac{1}{r} \int \bar{m}(u) \omega^r v_{max}^r du = \frac{1}{r} \int EI_{in} v''_{max}^r du$$

$$\Rightarrow \omega^r = \frac{\int \frac{1}{r} EI_{in} v''_{max}^r du}{\int \frac{1}{r} \bar{m}(u) v_{max}^r du}$$

$$v(u, t) = \psi(u) z(t)$$

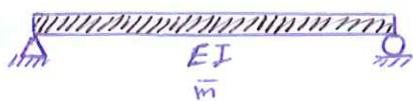
$$\Rightarrow \omega^r = \frac{\int EI_{in} \psi''(u) du}{\int \bar{m}(u) \psi(u) du}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{k^*}{m^*}}$$

فقط لآنی است تغیر شکل بادوس
بینیم دعا به آن شکل ارتفاقش
یک فرگانس بدهست هم درم.
هرچه شکل ارتفاقش را دقیقتر
دوس بینیم، زلанс را
دقیق تر بدهست آورده ایم.

نکته: اگر ب صورت کسر توجه شود میتوان (یعنی این عبارت های سبقتی که بین (K) است) را
محض بینیم های جم تهیم یافته (m*) باشد.

$$K^* = \int EI(u) \psi''_{in} du \quad m^* = \int \bar{m}(u) \psi_{in}^r du$$



$$\Psi_{(n)} = n(L-x) = nL - nx \quad \leftarrow \Psi$$

$$\begin{cases} x=0 \rightarrow \Psi_{(n)} = 0 \\ x=L \rightarrow \Psi_{(n)} = 0 \end{cases}$$

شرط مرزی اول را نداشت

$$M = \Psi_{(n)} EI = \Psi k EI$$

این Ψ شرط مرزی اول را نداشت $\leftarrow M$

$$\omega^2 = \frac{k^2}{m^2} = \frac{\int_0^L EI \cdot \Psi_{(n)}'' dx}{\int_0^L m \cdot \Psi_{(n)}^2 dx} = \frac{\int_0^L EI \cdot n^2 x^2 dx}{\int_0^L m \cdot n^2 (L-x)^2 dx} = \frac{120 EI}{m L^4} \Rightarrow \omega = \sqrt{\frac{120 EI}{m L^4}}$$

$$\Rightarrow \omega = 9.8 \sqrt{\frac{EI}{m L^4}}$$

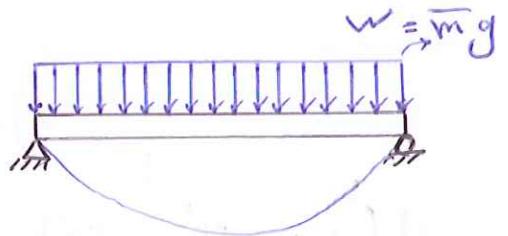
$$\omega = 9.8 \sqrt{\frac{EI}{m L^4}}$$

فراسو دستی

این Ψ حدوداً ۱۱٪ خطا دارد.

تفییر شکل تیر تقویت اش زدن فرضیه $\Psi_{(n)} = \frac{16}{3L^4} (Lx - 2Lx^2 + x^3)$ باشد

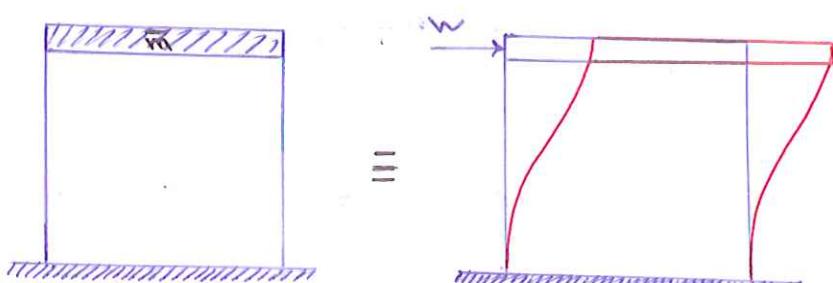
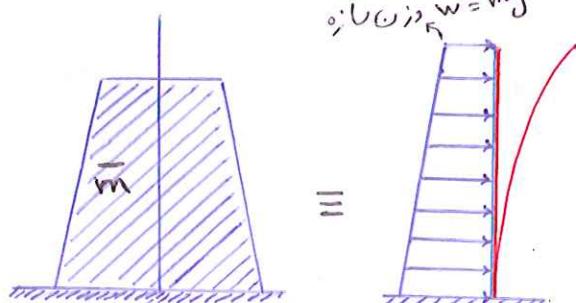
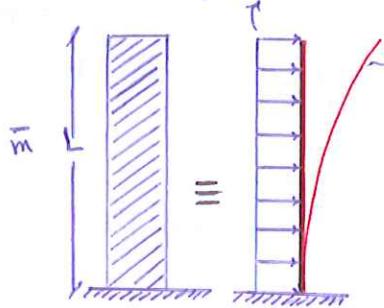
$$\omega^2 = \frac{k^2}{m^2} = \frac{\int_0^L EI \Psi_{(n)}'' dx}{\int_0^L m \Psi_{(n)}^2 dx}$$



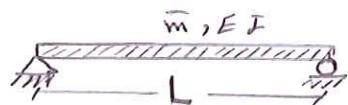
$$\Rightarrow \omega = 9.8 V \sqrt{\frac{EI}{m L^4}}$$

با این Ψ حدوداً ۰.۷٪ خطا داریم.

نکته: تغییر شکل تیر ناشی از زدن در راستای ارتعاش متوازی $\Psi_{(n)}$ مناسب باشد.



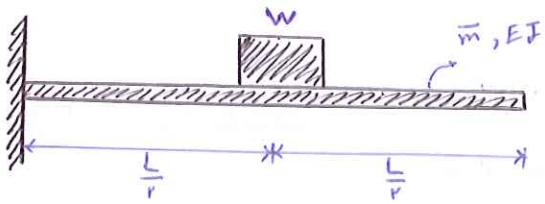
نکته ۳: شکل ارتعاش (قیمت تیر پیوست)



$$\omega = 9.8 \sqrt{\frac{EI}{m L^4}}$$

$$\Psi_{(n)} = \sin \frac{n\pi x}{L}$$

مثال: تعیین فرکانس طبیعی به روش رایلی



ابتدا بحث کنیم که $\Psi_{(n)}$ نیاز داریم. تفسیر شکل تحریفی بازگردانی

$$\Psi_{(n)} = \frac{PL^n}{EI} \frac{\omega_n^n L - n^n}{4L^n}$$

انتخاب

$$T_{max} = T_{max} (\text{تحریفی}) + T_{max} (\text{نیاز داری})$$

$$\begin{cases} V = \Psi_{(n)} Z(t) \\ \dot{V} = \omega (\Psi_{(n)} Z(t))' \end{cases}$$

$$T_{max} = \int_0^L \frac{1}{r} \bar{m} \ddot{v}_{max}^r dn + \frac{1}{r} \frac{w}{g} \ddot{v}_{max}^r (n=\frac{L}{r})$$

برای تحریفی برای نیاز داری

$$= \int \frac{1}{r} \bar{m} \omega^r \Psi_{(n)}^r dn + \frac{1}{r} \frac{w}{g} \omega^r \Psi_{(n=\frac{L}{r})}^r$$

جذب قرار داری $\Rightarrow \omega = \frac{L}{r}$

$$= \omega^r \left[\int_0^L \frac{1}{r} \bar{m} \left(\frac{PL^n}{EI} \times \frac{\omega_n^n L - n^n}{4L^n} \right)^r dn + \frac{1}{r} \frac{w}{g} \left(\frac{PL^n}{EI} \times \frac{\omega(\frac{L}{r})^n L - (\frac{L}{r})^n}{4L^n} \right)^r \right]$$

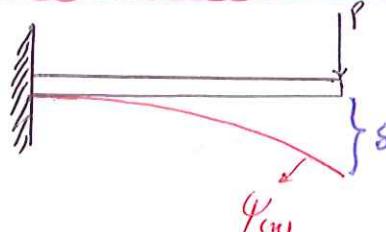
$$T_{max} = \left[\left(\frac{3\omega}{140} + \frac{2\omega}{258} \frac{w}{mLg} \right) \frac{\bar{m}L}{r} \right] \left(\frac{PL^n}{EI} \right)^r \omega^r$$

آخرین پارامترها را داشته باشیم
در نهایت ضریب ارزش داریم.

$$V_{max} = \int_0^L \frac{1}{r} EI \Psi_{(n)}''^r dn$$

V = انرژی پتانسیل است (انرژی داخل ناشی از تغییر شکل
توسط سیرویس)

(آنها) شده توسعه نموده خواهد $= P_{(n)} = \text{انرژی پتانسیل}$



روش سیرویس

$$V_{max} = \int_0^L EI \Psi_{(n)}''^r dn = \frac{1}{r} EI \Psi_{(n)}^r = \frac{1}{r} P \Psi_{(n=\frac{L}{r})}^r$$

آخرین $\Psi_{(n)}$ در بازگشت گرفته و بتوان ۲ برابر باشیم
و دیس در انتگرال قرار داد. دمکدار انتگرال
را حساب کنیم

$$\Rightarrow V_{max} = \frac{1}{r} P \times \frac{PL^n}{EI} \times 1 = \frac{1}{r} \frac{P L^n}{EI}$$

$$T_{max} = V_{max} \Rightarrow \omega = \frac{P L^n}{\left(\frac{3\omega}{140} + \frac{2\omega}{258} \frac{w}{mLg} \right) \bar{m} L^n}$$

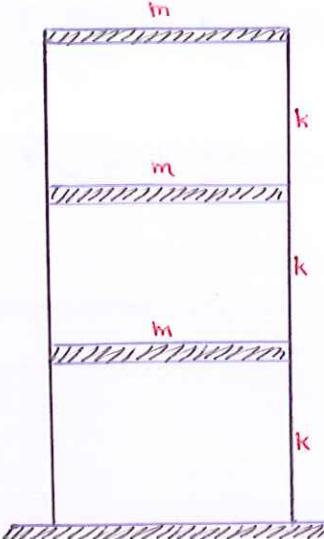
آنها شد.

توسط سیرویس خواهد

$$V_{max} = \frac{1}{r} P \times \frac{PL^n}{EI} \frac{\frac{1}{r}(L)^n L - (L)^n}{4L^n} = \frac{PL^n}{4EI}$$

مثال: فرکاشه طبیعی سازه های دارای چند گیر پیوست 8 ب دردش را بیلی

این سازه مثل تیکشول با سه چم متمرکز عمل نمی کند.



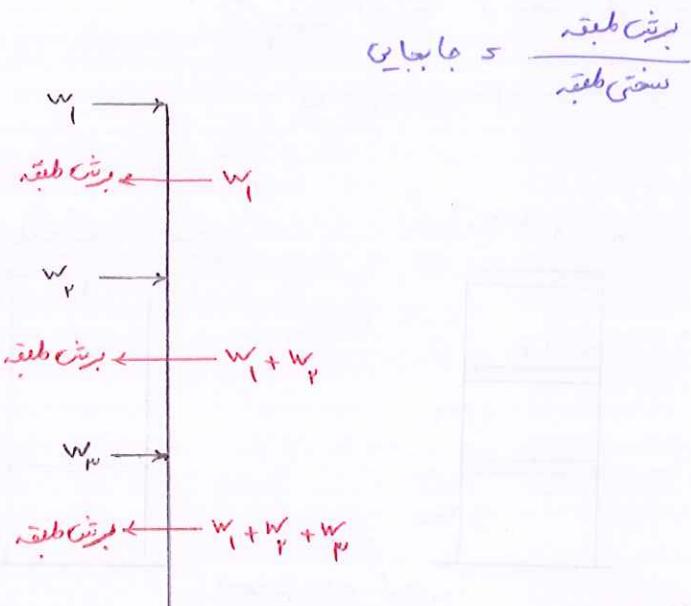
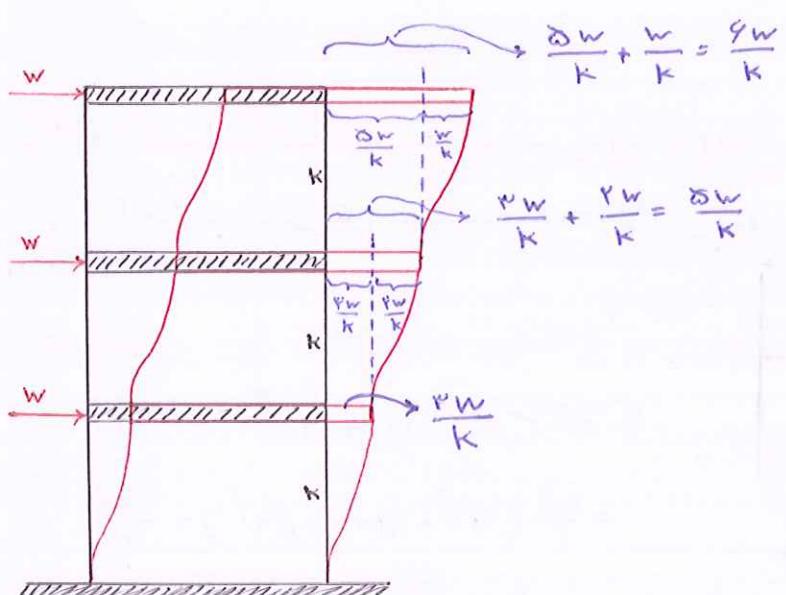
$$T_{max} = V_{max}$$

برای $\Psi_{(n)}$ نتایج اسما

وزن از درجه ارتفاع تأثیر دارد و تغییر شکل را بسته به وزن.

جهنماب اسما و تغییر شکل محل جم ها را باید داشته باشیم

عنی Ψ ها را باید بر از سقف سمعه داده اول باید داشته باشیم.



$$T_{max} = \sum \frac{1}{r} \left(\frac{w}{g} \right) \omega^r \Psi_{(n)} = \frac{1}{r} \omega^r \frac{w}{g} \times \left[\frac{q w^r}{k^r} + \frac{p \delta w^r}{k^r} + \frac{m q w^r}{k^r} \right] = \frac{p \delta w^r}{g k^r} \omega^r$$

$$V_{max} = \sum \frac{1}{r} K (\Delta v)^r = \frac{1}{r} K \left(\frac{p w^r}{k} \right)^r + \frac{1}{r} K \left(\frac{q w^r}{k} \right)^r + \frac{1}{r} K \left(\frac{m q w^r}{k} \right)^r = \frac{V w^r}{K}$$

همان از خود پتا میل داده ایم

$$\sum \frac{1}{r} w_i v_i = \frac{1}{r} w_p \frac{p w^r}{k} + \frac{1}{r} w_r \frac{q w^r}{k} + \frac{1}{r} w_1 \frac{m q w^r}{k} = \frac{V w^r}{K}$$

$$T_{max} = V_{max} \Rightarrow \frac{p \delta w^r}{g K^r} \omega^r = \frac{V w^r}{K} \Rightarrow \omega = \sqrt{\frac{g K}{\delta w}}$$

$$w_1 = w_r = w_p = w$$

روش رایلی اصلی حشوده ۲ (روش رایلی R.. کویند) $\omega \leftarrow T_{max} = V_{max}$

روش رایلی اصلی حشوده ۳

اگر $\Psi_{(n)}$ حدس زده شود

$$(روش رایلی R.. کویند) T_{max} = V_{max} \leftarrow \Psi_{(n)} \leftarrow m \omega^r \Psi_{(n)}$$

بررسی برداشت ω

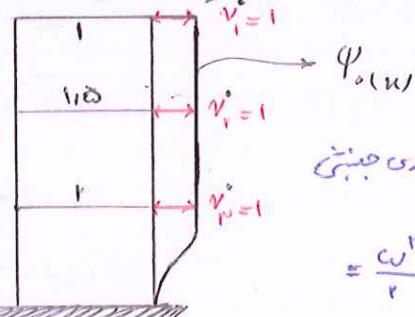
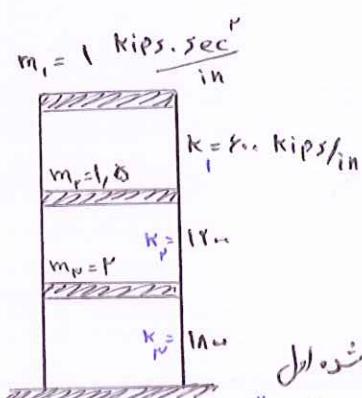
از جمله نزدیکی شور
با این نزدیکی تغییر شکل را محاسبه کنیم
 $T_{max} > V_{max}$ پس ω را بروزرسانی کنیم.

$$(روش رایلی R.. کویند) T_{max} = V_{max} \leftarrow \omega$$

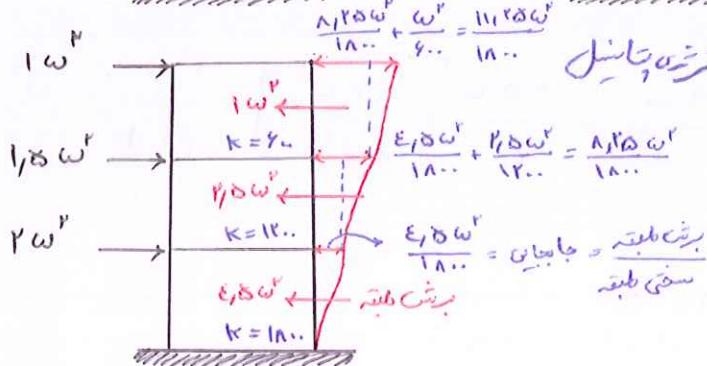
دقتی را زیر قبل بررسی کنید

مثال: تعیین فرکانس طبعی از روش رایلی اصلی شده ۱

ابتدا یک تغییر شکل بد هوس موزنیم تراش رایلی اصلی شده را پیشنهادیم.



$$T_{max} = \frac{1}{r} \sum m_i \omega^r \Psi_i^r = \frac{\omega^r}{r} [1x1 + 1,8x1 + 1x1] = \frac{4,8\omega^r}{r}$$



از نظرهای مابینی طبقه درم
بنسبت به طبقه اول

$$= \frac{1}{r} [100x1^r + 120x1^r + 800x1^r] = 900$$

ما بینی طبقه سوم
بنسبت به طبقه دوم
بنسبت به طبقه اول

$$V_{max} = m_1 \omega^r v_i^r$$

$$V_{max} = T_{max} \Rightarrow q_{max} = \frac{E_1 \delta w^r}{r} \Rightarrow \omega^r = E.$$

$$\Rightarrow \omega = r \cdot \frac{rad}{s}$$

نمودار نزدیکی شده است

از نظرهای مابینی طبقه اول، طبقه داری

$$36 \text{ (مردم خطا درم)} \quad \omega = 1 \cdot 8,0 \frac{rad}{s}$$

$$V_{max} = \frac{1}{r} \left[400 \times \frac{E_1 \delta w^r}{r} + 1,8 \times \frac{E_2 \delta w^r}{r} + 100 \times \frac{E_3 \delta w^r}{r} \right] = \frac{32,0 \times 800 \omega^r}{3600}$$

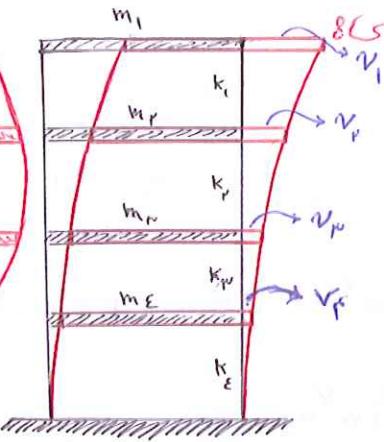
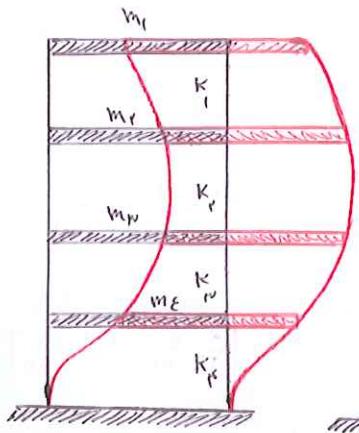
$$T_{max} = V_{max} \Rightarrow \frac{E_1 \delta w^r}{r} = \frac{32,0 \times 800 \omega^r}{3600} \Rightarrow \omega = 18,0 \sqrt{r} \frac{rad}{s}$$

$$T_{max} = \frac{1}{r} \omega^r \left[\sum m_i \Psi_i^r \right] = \frac{1}{r} \omega^r \left[1 \times \left(\frac{11,8 \delta w^r}{r} \right)^2 + 1,8 \times \left(\frac{8,0 \delta w^r}{r} \right)^2 + 1 \times \left(\frac{1,8 \delta w^r}{r} \right)^2 \right] = \frac{1}{r} \omega^r$$

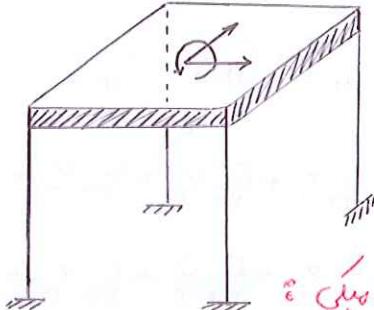
$$T_{max} = V_{max} \Rightarrow \omega = 18,0 \sqrt{r} \frac{rad}{s}$$

بازهم: ۱۸,۰ نزدیک تر شد.

و (تی بالا نزدیک شد)



تحلیل دینامیکی سازه‌های چند درجه ترازی دارهای چند درجه ترازی دارهای جابجا ندارند.



همادله‌ی تقارن دینامیکی ؟

ردیش دالا هر (تقارن مستقیم) :

وسته‌ی جسم در هال تقارن است، همان‌جا، آن باید در هر دو درجات ترازی متعادل باشد)

به عبارت دیگر؛ در یک سازه با n درجه ترازی، برای هر درجه ترازی، لغواره از $n/2$ متراز نوشته شود

$$f_{x_i} + f_{\theta_i} + f_{s_i} = P_i(t) \quad (\text{force (سنتی) } s = \text{spring})$$

$$f_{x_i} + f_{\theta_i} + f_{s_i} = P_i(t) \quad (\text{force } D = \text{damping})$$

$$f_{x_r} + f_{\theta_r} + f_{s_r} = P_r(t) \quad (\text{inertia } I = \text{Inersy})$$

σ تعداد درجات ترازی $\leftarrow n$

$$f_{x_n} + f_{\theta_n} + f_{s_n} = P_n(t)$$

$$\text{برای ایجاد تغییر مکان واحد در درجه ترازی } i: \quad K = \begin{bmatrix} K_{11} & K_{12} & \dots & K_{1n} \\ K_{21} & K_{22} & \dots & K_{2n} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ K_{n1} & K_{n2} & \dots & K_{nn} \end{bmatrix}$$

ماتریس کارخانه $\leftarrow K_{ij} = K_{ji}$

$\dot{x}(t); \ddot{x}(t)$ در درجه ترازی i برای ایجاد تغییر مکان واحد در درجه ترازی i مفروض است. تغییر مکان بقیه درجات ترازی برابر صفر باشد.

$$f_{s_i} = K_{11}v_1 + K_{12}v_2 + K_{1n}v_n + \dots + K_{in}v_n \quad \text{و مجموعه اولیه}$$

$$\begin{bmatrix} f_{s_1} \\ f_{s_2} \\ \vdots \\ f_{s_n} \end{bmatrix} = K_{11}v_1 + K_{12}v_2 + K_{1n}v_n + \dots + K_{in}v_n$$

$$f_{s_r} = K_{r1}v_1 + K_{rr}v_r + K_{rn}v_n + \dots + K_{rn}v_n$$

$$f_{s_n} = K_{n1}v_1 + K_{nr}v_r + K_{nn}v_n + \dots + K_{nn}v_n$$

$$\Rightarrow f_s = Kv = \begin{bmatrix} K_{11} & K_{12} & \dots & K_{1n} \\ K_{r1} & K_{rr} & \dots & K_{rn} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ K_{n1} & K_{nr} & \dots & K_{nn} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_1 \\ v_2 \\ \vdots \\ v_n \end{bmatrix}$$

$$f_{D_i} = C_{ii} \ddot{V}_i + C_{ir} \dot{V}_r + C_{ir} \dot{V}_r + \dots + C_{in} \dot{V}_n$$

C_{ij} = نیروی لازم در درجه آزادی j برای ایجاد سعیت واحد در درجه آزادی i بطوریکه سعیت در درجات آزادی دیگر صفر باشد.

$$\begin{cases} f_{D_1} = C_{11} \ddot{V}_1 + C_{1r} \dot{V}_r + C_{1n} \dot{V}_n \\ f_{D_r} = C_{rr} \ddot{V}_r + C_{rr} \dot{V}_r + \dots + C_{rn} \dot{V}_n \\ f_{D_n} = C_{nn} \ddot{V}_n + C_{nr} \dot{V}_r + C_{nr} \dot{V}_r + \dots + C_{nn} \dot{V}_n \\ \vdots \\ f_{D_n} = C_{nn} \ddot{V}_n + C_{nr} \dot{V}_r + C_{nr} \dot{V}_r + \dots + C_{nn} \dot{V}_n \end{cases}$$

$$C_{ij} = C_{ji}$$

$$\Rightarrow F_D = C \ddot{V} \rightarrow f_D = \begin{bmatrix} C_{11} & C_{1r} & \dots & C_{1n} \\ C_{rr} & C_{rr} & \dots & C_{rn} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ C_{nn} & C_{nr} & \dots & C_{nn} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \ddot{V}_1 \\ \dot{V}_r \\ \vdots \\ \dot{V}_n \end{bmatrix}$$

$$f_{J_i} = m_{ii} \ddot{V}_i + m_{ir} \ddot{V}_r + m_{ir} \ddot{V}_r + \dots + m_{in} \ddot{V}_n$$

m_{ij} = نیروی موم در درجه آزادی i برای ایجاد شتاب واحد در درجه آزادی j بطوریکه شتاب در بقیه درجات آزادی صفر باشد.

$$\begin{cases} f_{J_1} = m_{11} \ddot{V}_1 + m_{1r} \ddot{V}_r + m_{1n} \ddot{V}_n \\ f_{J_r} = m_{rr} \ddot{V}_r + m_{rr} \ddot{V}_r + m_{rn} \ddot{V}_n + \dots + m_{rn} \ddot{V}_n \\ f_{J_n} = m_{nn} \ddot{V}_n + m_{nr} \ddot{V}_r + m_{nr} \ddot{V}_r + \dots + m_{nn} \ddot{V}_n \\ \vdots \\ f_{J_n} = m_{nn} \ddot{V}_n + m_{nr} \ddot{V}_r + m_{nr} \ddot{V}_r + \dots + m_{nn} \ddot{V}_n \end{cases}$$

$$\Rightarrow f_J = M \ddot{V} \rightarrow F_J = \begin{bmatrix} m_{11} & m_{1r} & \dots & m_{1n} \\ m_{rr} & m_{rr} & \dots & m_{rn} \\ m_{rn} & m_{rn} & \dots & m_{nn} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ m_{nn} & m_{nr} & \dots & m_{nn} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \ddot{V}_1 \\ \ddot{V}_r \\ \vdots \\ \ddot{V}_n \end{bmatrix}$$

$$f_D + f_J + f_S = P(t)$$

$$P(t) = \begin{bmatrix} P_1(t) \\ P_r(t) \\ P_n(t) \\ \vdots \\ P_n(t) \end{bmatrix}$$

$$M \ddot{V} + C \dot{V} + K V = P(t)$$

معادله معادله تغیر دینامیک سازه در درجه آزادی

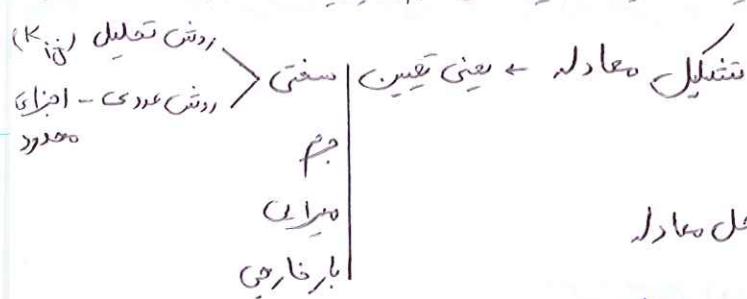
$n \times n$ عوامل K, C, M ماتریس های درجه آزادی $n \times n$ و $n \times 1$ عوامل \ddot{V}, \dot{V}, V ماتریس های درجه آزادی $n \times 1$

نکته: مؤلفه های معادله تغیر دینامیک برای ایده ریاضی درجه آزادی و بلای درجه آزادی همان هستند ولی در درجه آزادی مؤلفه های ماتریس هستند.

در نتیجه از معادله تغیر دینامیک سازه در درجه آزادی

که دستگاه معادلات دینامیک خواهد بود که در درجه آزادی

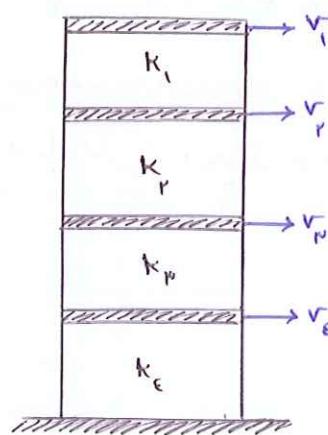
اعداد متمایز داشته باشد.



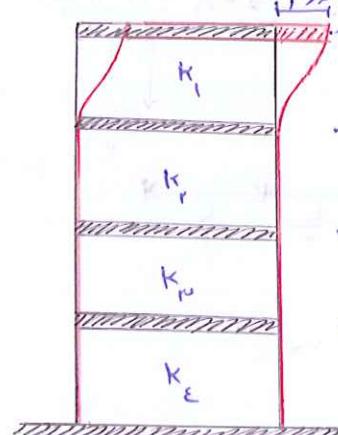
تحلیل ریاضی سازه های
روش تحلیل (نیز)
روش عدی - اجزاء
محور

روش تحلیلی (با استفاده از تغییر

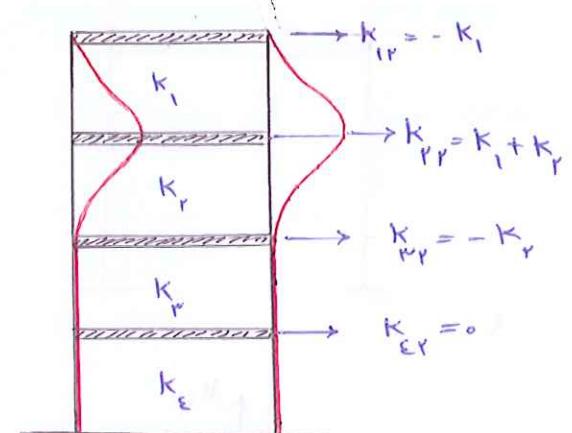
تغییر ماتریس سفتی



نمودار دفعه های

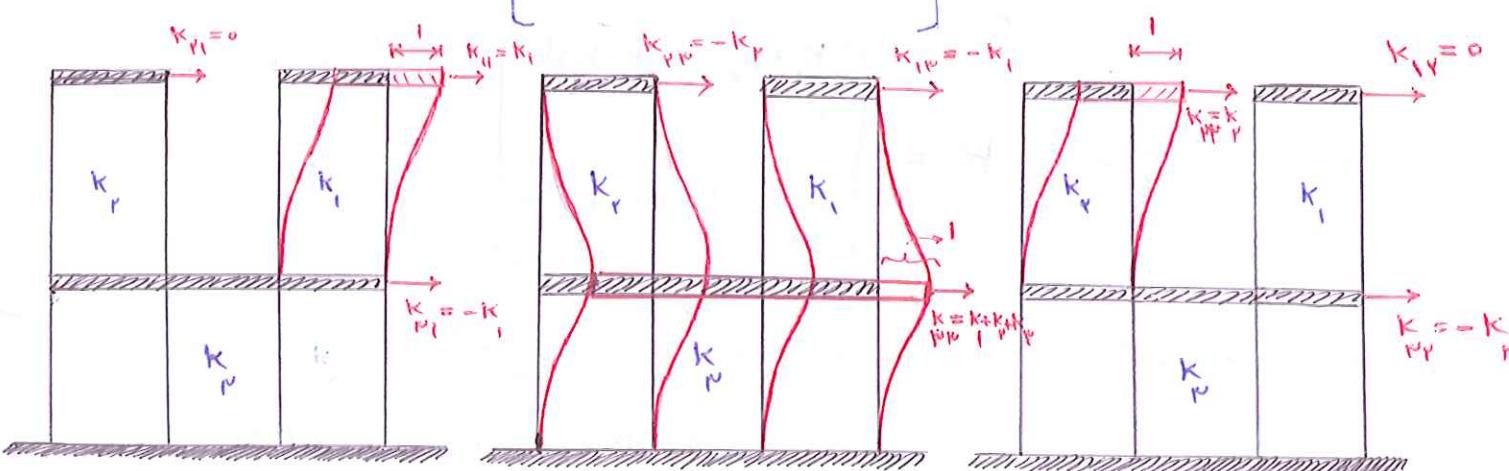


$$\begin{aligned} K_{ii} &= \text{softness} \times \text{softness factor} = K_i \\ K_{ri} &= -K_i \\ K_{pi} &= 0 \\ K_{ei} &= 0 \end{aligned}$$



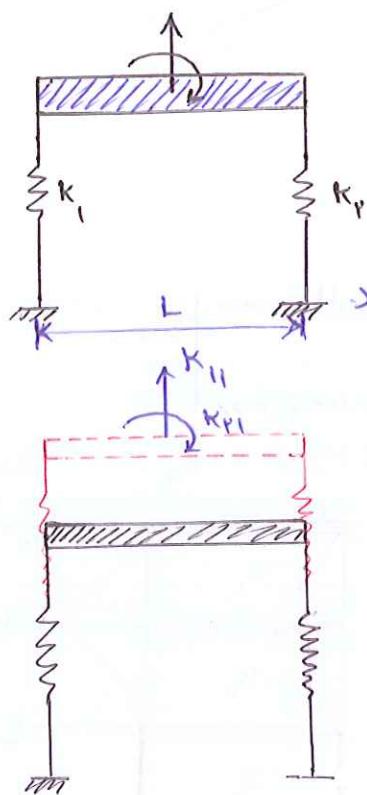
نمودار دفعه های سفتی
نمودار دفعه های سختی

$$K = \begin{bmatrix} K_i & -K_i & 0 & 0 \\ -K_i & K_i + K_r & -K_r & 0 \\ 0 & -K_r & K_r + K_p & -K_p \\ 0 & 0 & -K_p & K_p + K_e \end{bmatrix}$$

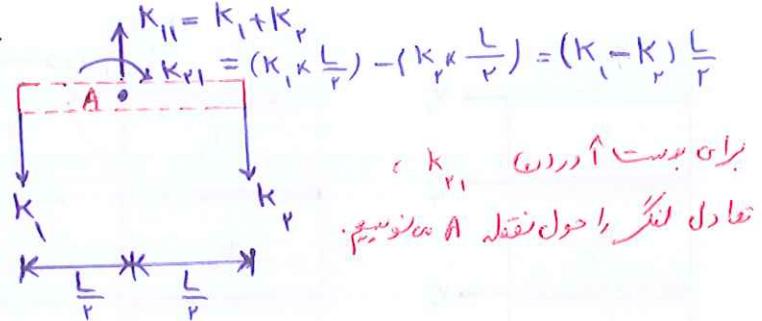


نمودار دفعه های

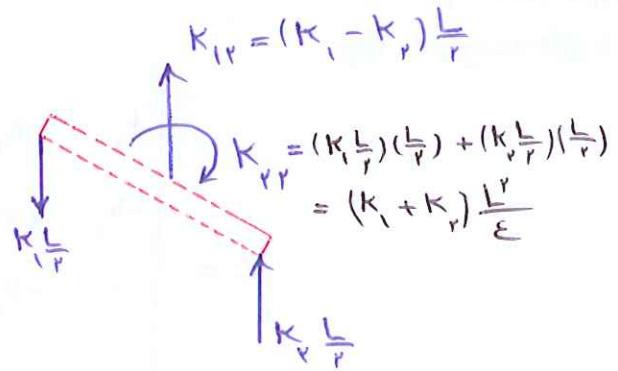
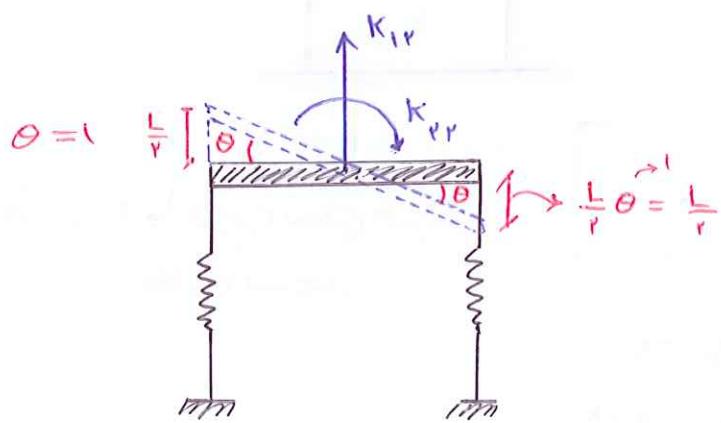
$$K = \begin{bmatrix} K_i & 0 & -K_i \\ 0 & K_r & -K_r \\ -K_i & -K_r & K_i + K_r + K_p \end{bmatrix}$$



این سیم دو درجه ۱۵ درجه باشد



برای بدست اوردن
تعاریل لنگ را حول نقطه A مانویم.



$$K = \begin{bmatrix} K_1 + K_r & (K_1 - K_r) \frac{L}{r} \\ (K_1 - K_r) \frac{L}{r} & (K_1 + K_r) \frac{L^2}{r^2} \end{bmatrix}$$

ماتریس سفتی

نته: برای تقویت سفتی، رایج ترین روش برآوردی است که بین روش های عددی
روش اجزاء محدود بیشترین کاربرد را دارد.

نته: برای بدست آوردن ماتریس سفتی در تاب عکان از روش اجزاء محدود

$$K = \frac{EI}{L^3} \begin{bmatrix} 4E & 4L & 4L \\ 4L & 12L^2 & 4L^2 \\ 4L & 4L^2 & 12L^2 \end{bmatrix}$$

استفاده کرد

$$K = \int B^T D B \, dv$$

از درس اجزاء محدود عارف

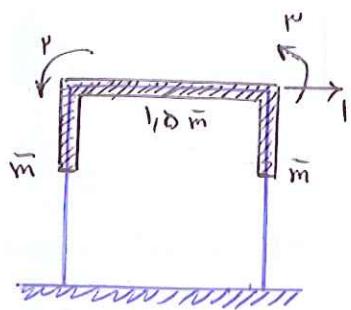
$$M = \int N^T \bar{m} N dv$$

۱) روش تحلیلی (با استفاده از طریق ماتریس جم
۲) روش عددی (روش اجزای محدود)
۳) ماتریس قطعی

هر دو روش ۱ و ۲ در تئیین ماتریس جم، منجر به یک ماتریس غیر قطعی (ماتریس پرسه بروسته) یعنی یک ماتریس جم سازگار (بروسته) بروسته باشد.

۳) روش ماتریس قطعی:

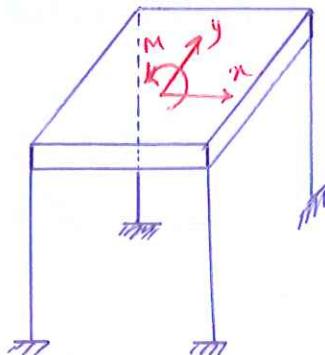
۱) بد درجات آزادی تفسیر مکانی، جم افتکاوس می‌دهیم.



$$M = \begin{bmatrix} E\bar{m}L & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

به درجات آزادی غیر تفسیر مکانی (حرخش) جم افتکاوس نمی‌دهیم.

۴) اگر درین گره بیش از یک درجه آزادی تفسیر مکانی وجود داشته باشد کل جم به همان درجات تفسیر مکانی افتکاوس می‌باشد.



$$M = \begin{bmatrix} m_1 & 0 & 0 \\ 0 & m_1 & 0 \\ 0 & 0 & I_0 \end{bmatrix}$$

+ فنک وزن سطونها

m_1 وزن سقف

جم افتکاوس یافته به درجات آزادی درانی، مقدار اینزی درانی حسب صلب می‌باشد.

$$M = \begin{bmatrix} m_1 & 0 & 0 \\ 0 & m_1 & 0 \\ 0 & 0 & I_0 \end{bmatrix}$$

در نتیجه برای شکل بالا خواهیم داشت

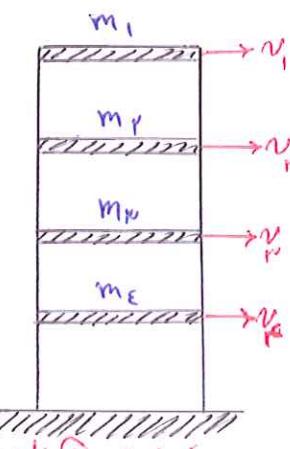
که: همان اینزی جمی یا همان اینزی درانی است

در اینجا همان اینزی درانی مستقل است

البته اگر حجم صلب باشد.

$$M \ddot{v} = \ddot{v}_{بر}$$

$$M \times J \ddot{\theta} = \ddot{\theta}_{بر}$$

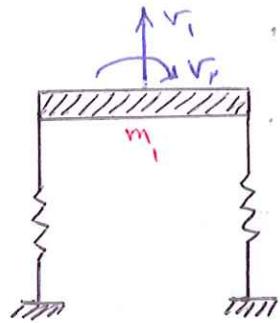


$$M = \begin{bmatrix} m_1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & m_2 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & m_3 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & m_4 \end{bmatrix}$$

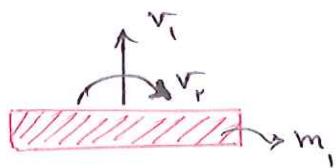
m_1, m_2, m_3, m_4
باهم برابر باشند هر چه سطرا

m خواهد بود.

نموداری از این ماتریس می‌باشد که در جهت آزادی است.



برای اینجا \ddot{V}_r است
پس ماتریس M می‌باشد.
دراخه بود.



$$M = \begin{bmatrix} m_1 & 0 \\ 0 & I_0 \end{bmatrix}$$

$\frac{8L}{\pi}$

۱) تحلیل

۲) روش عددی اجزای محدود

ماتریس مارک

۳) اجزایی به صورت وسیکوز پوست می‌ورزند.

$$C = \alpha M + \beta K$$

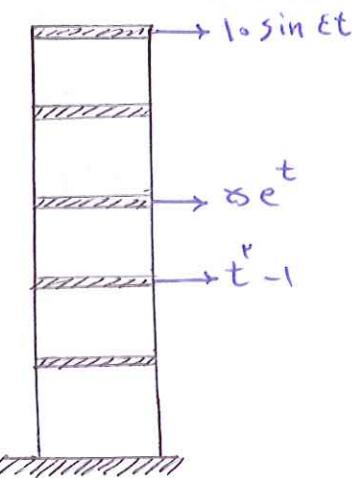
میرای ترکیبی از α و β

α و β براساس ابعاد یک میرای مشخص در ۲ هود ارتعاش مقاومت پوست می‌شوند. در $\alpha = \frac{1}{2}$ و $\beta = \frac{1}{2}$ باشد و شود.

C قابل محاسبه است $\leftarrow M, K$

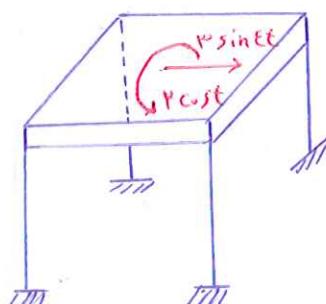
ماتریس بار خارجی

به تعداد درجه آزادی مختلف دارد.



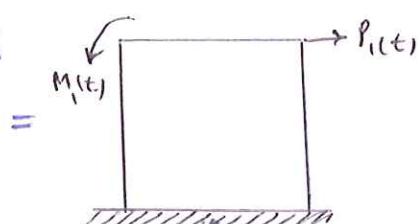
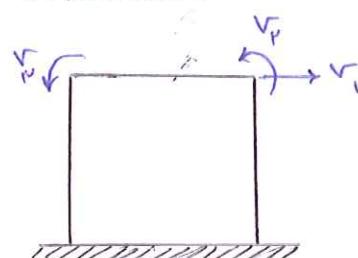
$$P(t) = \begin{Bmatrix} p_1(t) \\ p_2(t) \\ \vdots \\ p_n(t) \end{Bmatrix}$$

$$P(t) = \begin{Bmatrix} 10 \sin \omega t \\ \omega e^t \\ t^2 - 1 \\ 0 \end{Bmatrix}$$



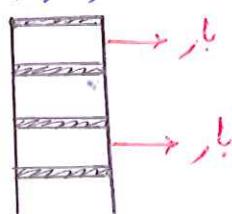
تعیین بارگذاری $P(t)$

$$P(t) = \begin{Bmatrix} \omega \sin \omega t \\ 0 \\ P \cos \omega t \end{Bmatrix}$$

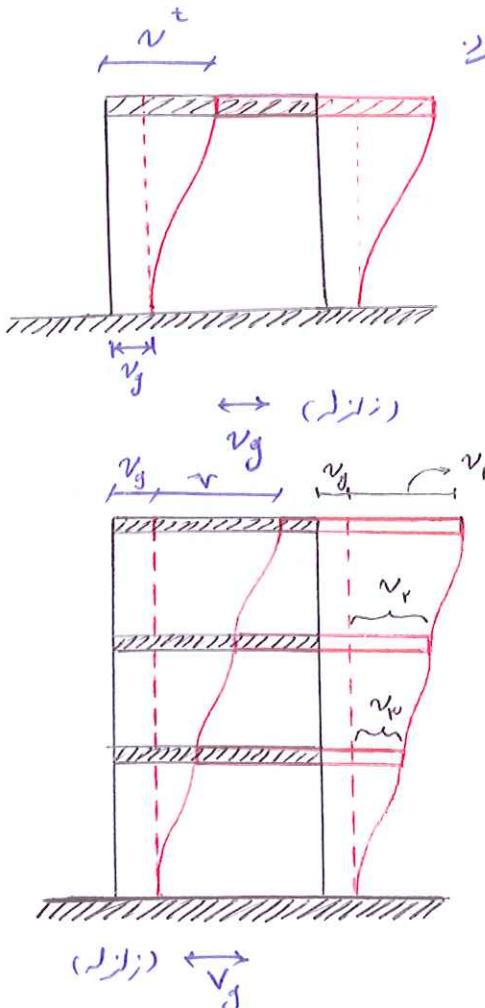


$$P(t) = \begin{Bmatrix} p_1(t) \\ 0 \\ M_1(t) \end{Bmatrix}$$

نکته: این حالت سکل مقابله پیشیده است که چه مقدار رجه بخشی از بار بجه طبقه مورد حراکه باره درجه آزادی دارد و نشود.



تغییر بار معادل ناشی از زلزله (زمین لرزه) :



این نوع بار ارتعاش دوگانه نامیده می‌شود که بار معادل آن بار را حساب کرد
برای سازه‌های درجه ۱ زاره بار معادل را حساب نموده بودیم.

$$P_{eff} = m \ddot{v}_g$$

$$\begin{aligned} v^t &= \begin{Bmatrix} v_1^t \\ v_r^t \\ v_p^t \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} v_g + v_i \\ v_g + v_r \\ v_g + v_p \end{Bmatrix} = v_g \begin{Bmatrix} 1 \\ 1 \\ 1 \end{Bmatrix} + \begin{Bmatrix} v_i \\ v_r \\ v_p \end{Bmatrix} \end{aligned}$$

$$\Rightarrow v^t = v_g \{r\} + r \quad \text{مشترک} \rightarrow \text{مشترک}$$

$$M \ddot{v}^t + C \dot{v} + K v = 0$$

$$M \ddot{v} + C \dot{v} + K v = - M \{r\} \ddot{v}_g$$

$$\text{عملیات پیش} P_{eff} = \begin{bmatrix} m_1 & 0 & 0 \\ 0 & m_r & 0 \\ 0 & 0 & m_p \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \ddot{v}_g \\ \ddot{v}_g \\ \ddot{v}_g \end{Bmatrix}$$

$$P_{eff} = - M \{r\} \ddot{v}_g$$

$m \times n$
ماتریس $n \times 1$

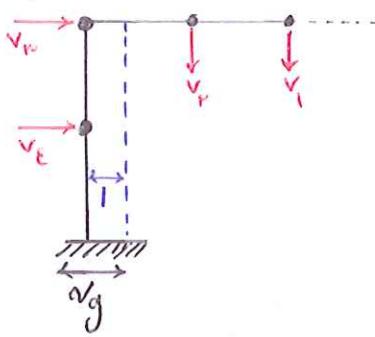
$$\text{پیش} P_{eff} = \begin{bmatrix} m_1 & & & \\ & m_r & & \\ & & \ddots & \\ & & & m_n \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} 1 \\ 1 \\ \vdots \\ 1 \end{Bmatrix} \ddot{v}_g$$

مشترک بردار $\{r\}$ یک ماتریس $n \times 1$ است. درایه‌هایش دهم هر درجه ۱ زاره از تغییر میان صلب واحد در تکیه ۳۰° درجه ارتعاش است. همینه تنش میتوان حساب کرد.

$$P_{eff}^{(t)} = - M \{r\} \ddot{v}_g$$

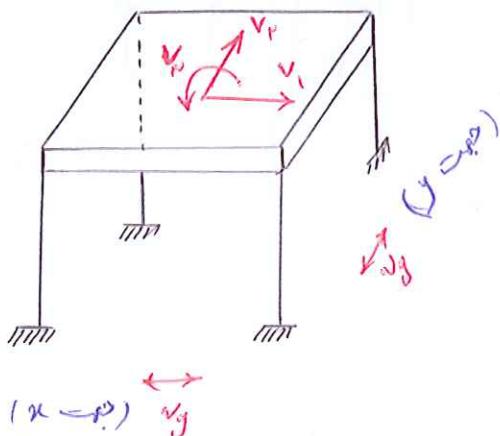
مؤلفهای بردار r به تعداد درجات آزادی سه است دارد.

با اینجا دیگر تغییر مکان واحد در تکیه گاه، سهم هر درجه آزادی از تغییر مکان، ماتریس $\{r\}$ سازه خواهد بود:



$$\{r\} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \\ 1 \\ 1 \end{Bmatrix} \quad \text{جهت نیروی زلزله در } x$$

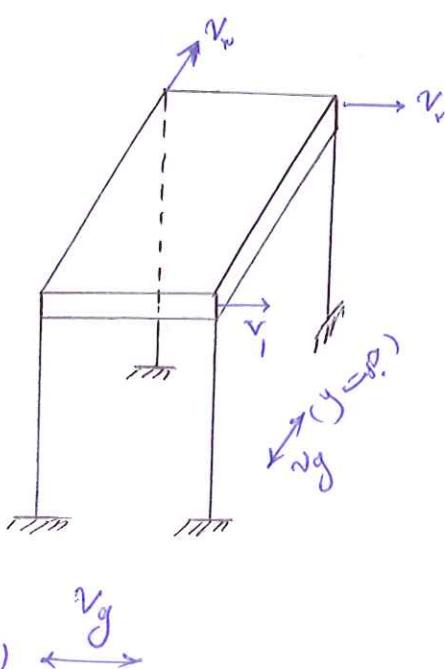
$$\{r\} = \begin{Bmatrix} 1 \\ 1 \\ 0 \\ 0 \end{Bmatrix} \quad \text{جهت نیروی زلزله در } y$$



$$\{r\} = \begin{Bmatrix} 1 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{Bmatrix} \quad \text{جهت نیروی زلزله در } x$$

$$\{r\} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 1 \\ 0 \\ 0 \end{Bmatrix} \quad \text{جهت نیروی زلزله در } y$$

* آنرا زدها رسانیده توسط باذینز ... باشد هم ماتریس $\{r\}$ به همین شکل نبایست



$$\{r\} = \begin{Bmatrix} \text{تغییر مکان} \\ v_1 \\ \text{تغییر مکان} \\ v_2 \\ \text{تغییر مکان} \\ v_3 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 1 \\ 1 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{Bmatrix} \quad \text{جا بهای واحد در جهت } x$$

جا بهای واحد در جهت r

$$\{r\} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \\ 1 \end{Bmatrix}$$

$$M\ddot{V} + C\dot{V} + KV = P(t)$$

حل معادله تغایل دینامیکی مازه خنده درجه ۱ را دی:

$$M\ddot{V} + KV = 0 \quad *$$

ارتعاش تار بدن میرایی $\Rightarrow P(t) = 0$

$$V = \{\alpha\} \sin(\omega t - \theta) \quad (I)$$

جواب $\leftarrow V$ ها نجواب عوامی است.

$$\ddot{V} = -\{\alpha\} \omega^2 \sin(\omega t - \theta) \Rightarrow \ddot{V} = -\omega^2 V \quad (II)$$

$$* \rightarrow (II), (I) \Rightarrow [-M\omega^2 + K]\{\alpha\} \sin(\omega t - \theta) = 0$$

M , K ماتریس هستند. تابع زبان

$$\rightarrow [-M\omega^2 + K]\{\alpha\} = 0 \rightarrow \{\alpha\} = 0$$

حالت قابل از ارتعاش است $\rightarrow |\lambda| = 0$

یک تابع درجه n از آن خواهد بود

نها در شب می دهد.

نتیجه: برای اینکه جواب غیر میزد اشته باشد، لائیت دترمنان ماتریس فرآئی ها صفر باشد.

$$|\lambda| = 0 \rightarrow \lambda = 0 \rightarrow \text{نها جواب دارد} \rightarrow \text{تابع درجه } n \text{ می خواهد}$$

نها بسته می شود.

فرآئی مورد مدل اول:

مازه درجه ۱ را در n تابع λ (فرآئی طبیعی) دارد. به کوچکترین λ بگفت می شود.

$$\lambda = \sqrt{\frac{K}{m}} \text{ بود، حال دترمنان } |\lambda| = 0 \text{، فرآئی طبیعی را ب محض (۵۰)}$$

آخر فرآئی بار با فرآئی طبیعی برابر بود، حالت تشدید رخ می خود. با هر کدام از n فرآئی

در همان صور می توانند تشدید کنند. شکل ارتعاش \rightarrow جواب غیر میزد.

بعنوان از این هر فرآئی یک شکل ارتعاش
بررسی می شود.

نتیجه: فرآئی های کوچکتر یا صورهای پایین تر سهم بیشتر در پاسخ دارند تا فرآئی های بالا

عنوان اگر تشدید در فرآئی های بالا رخ دهد صورم می شوند چون سهم آن کم است.

فرآئی بالا ارزشی بیشتری برای تحریک نیاز دارد.

اما فرآئی های پایین ارزشی کمتری برای تحریک نیاز دارد.

بر ازای هر دو متوان یک $\{\alpha\}$ قابل برداشت.

$\{\alpha\}$ را بردار دیگر یا شکل مودها نیز گفت می شود.

بر دو همان قدر دیگر نیز گفت می شود که می توان از ریاضیات نیز کمتر غرفت.

مقادیر غیر صفر باز رفته یک مقدار بدهست می آید

مثالاً مولفه ای اول را فرض کنیم و یک مقدار را بدهست می دریم.

$$[K - \omega^2 M] \{\alpha\} = 0 \Rightarrow [K - \omega^2 M] \begin{cases} \alpha_{11} \\ \alpha_{1n} \\ \vdots \\ \alpha_{nn} \end{cases} = 0$$

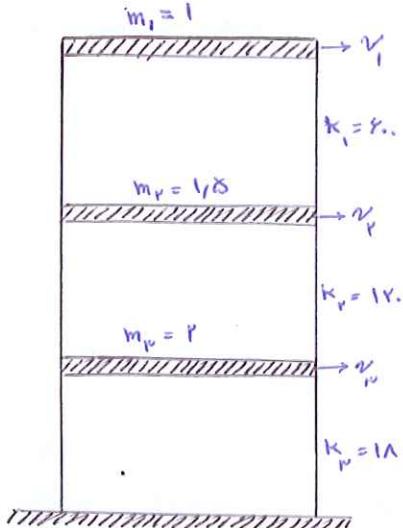
$$\begin{vmatrix} e_{11} & e_{1n} \\ e_{n1} & E_{nn} \end{vmatrix} \begin{Bmatrix} 1 \\ \phi_{n-1} \end{Bmatrix} = 0$$

$$e_{n1} K 1 + E_{nn} \phi_{n-1} = 0$$

$$\Rightarrow \phi_{n-1} = -E_{nn}^{-1} e_{n1}$$

نتیجه: در مثال معرفی بعد ب ۳ روش محاسبه شکل مود (ن) به شده است.

تحلیل دینامیک سازه های درجہ ۱ (ارزش اصلی)



$$|K - \omega^r M| = 0$$

ارزش اصلی،

$$|K - \omega_n^r M| \{ \phi_n \} = 0$$

$$K = \begin{bmatrix} K_1 & -K_1 & 0 \\ -K_1 & K_1 + K_2 & -K_2 \\ 0 & -K_2 & K_2 + K_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 4 & -4 & 0 \\ -4 & 1 & -1 \\ 0 & -1 & 2 \end{bmatrix}$$

(ارزش اصلی)

$$M = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1/2 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

(ارزش اصلی)

$$\Rightarrow [K - \omega^r M] = \begin{bmatrix} 4 - \omega^r & -4 & 0 \\ -4 & 1 + \omega^r - 1/2\omega^r & -1 \\ 0 & -1 & 2 - \omega^r \end{bmatrix}$$

$$\text{برای ارزش اصلی } \omega^r = \frac{\omega}{\sqrt{1-B}}$$

$$B = \frac{\omega^r}{\omega_{n0}} \leftarrow ,$$

$$|K - \omega^r M| = 0 \Rightarrow$$

$$\begin{vmatrix} 1-B & -1 & 0 \\ -1 & 1-\omega^r B & -\omega^r \\ 0 & -\omega^r & 2-\omega^r B \end{vmatrix}$$

$$= (1-B)(1-\omega^r B)(2-\omega^r B) - \left(\underbrace{\omega^r (1-B)}_{\text{ارزش اصلی}} + (-1 \times 1 \times (2-\omega^r B)) \right)$$

$$= (1-\omega^r B - \omega^r B + \omega^r B^2)(2-\omega^r B) - 2 + \omega^r B$$

$$= 1 - \cancel{\omega^r B} - \cancel{\omega^r B} + \cancel{\omega^r B^2} - 1 + \cancel{\omega^r B} + \cancel{\omega^r B^2} + \cancel{\omega^r B} - \cancel{\omega^r B} - 2 + \cancel{\omega^r B}$$

$$= 2 - 2\omega^r B + 1 - \cancel{\omega^r B} = 0 \quad (\text{ارزش اصلی}) \rightarrow B = \frac{1}{2} \omega^r B + \frac{1}{2} = 0$$

$$\omega_p = \sqrt{\omega^r B} = \frac{\omega^r}{\sqrt{1-B}} \Rightarrow \omega_p = \sqrt{\omega^r / (1-B)}$$

$$\omega_r = \sqrt{\omega^r B} = \frac{\omega^r}{\sqrt{1-B}} \Rightarrow \omega_r = \sqrt{\omega^r / (1-B)}$$

$$\omega_1 = \sqrt{\omega^r B} = \frac{\omega^r}{\sqrt{1-B}} \Rightarrow \omega_1 = \sqrt{\omega^r / (1-B)}$$

حساب محدود

محاسبه شکل مور اول در سومه

$$[\kappa - \omega_n^2 M] \{ \phi_n \} = 0$$

$$\begin{bmatrix} 1 - B_n & -1 & 0 \\ -1 & 1 - \kappa^2 B_n & -\kappa \\ 0 & -\kappa & \kappa - \kappa^2 B_n \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} 1 \\ \phi_{r1} \\ \phi_{m1} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{Bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} 1 - B_1 & -1 & 0 \\ -1 & 1 - \kappa^2 B_1 & -\kappa \\ 0 & -\kappa & \kappa - \kappa^2 B_1 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} 1 \\ \phi_{r1} \\ \phi_{m1} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{Bmatrix}$$

محاسبه شکل مور اول

برای بسته بودن روش ϕ_{r1}, ϕ_{m1}

وجود دارد. اول اینکه ابتدا ϕ_{r1} را بسته بودن و سپس ϕ_{m1} محاسبه کنیم.

درین روشن نیز ساخته در مقاله دوچهلول بر حسب ϕ_{r1}, ϕ_{m1} است

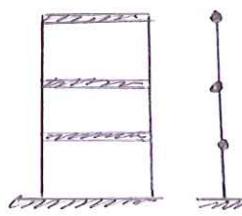
$$(1 - B_1) \times 1 + (-1) \kappa \phi_{r1} = 0 \rightarrow \phi_{r1} \text{ بسته بودن} \quad (B_1 = 1/3 \kappa)$$

$$(-1) \kappa 1 + (1 - \kappa^2 B_1) \phi_{r1} + (-\kappa) \phi_{m1} = 0 \rightarrow \phi_{m1} \text{ در این عبارت} \quad \phi_{r1} \text{ با جایگذاری} \phi_{r1} \text{ در این عبارت} \quad \phi_{m1} \text{ بسته بودن}$$

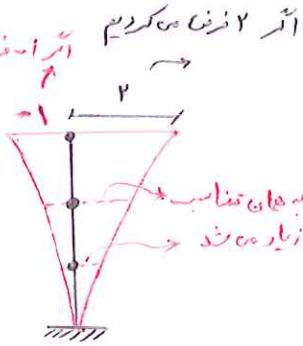
$$(1 - B_1) \left\{ \begin{array}{l} (-1) \kappa 1 + (1 - \kappa^2 B_1) \phi_{r1} + (-\kappa) \phi_{m1} = 0 \rightarrow \kappa \epsilon \nu \kappa \phi_{r1} - \kappa \phi_{m1} = 1 \\ 0 \times 1 + (-\kappa) \phi_{r1} + (\kappa - \kappa^2 B_1) \phi_{m1} = 0 \rightarrow -\kappa \phi_{r1} + \kappa \epsilon \nu \kappa \phi_{m1} = 0 \end{array} \right.$$

$$\Rightarrow \text{عادل را بروز نمایند} \quad \Rightarrow \phi_{r1} = 1/4 \epsilon \nu$$

$$\phi_r = \begin{Bmatrix} 1 \\ 1/4 \epsilon \nu \\ 0/3 \nu \end{Bmatrix}$$



$$\phi_{m1} = 0/3 \nu$$



$$B_1 = 1/4 \nu \quad n=2 \quad \text{باشد} \rightarrow$$

محاسبه شکل مور در سومه حال آن
با توجه به ماحصل انجام شد. برای مود ۱، این عامل را برای بسته بودن شکل مور در نظر نمایند. در نهایت شکل مور بسته بودن میدنند.
با این تعداد که این بار $1/4 \nu / 1/2 \nu = 1/2$ استفاده می کنند که در این مورد میتوانند ϕ_{r1} را بسته بودن شکل مور در سومه حال آن باشند.

$$\phi_r = \begin{Bmatrix} 1 \\ -1/8 \nu \\ -1/4 \nu \end{Bmatrix}$$



$$\phi_m = \begin{Bmatrix} 1 \\ -1/8 \nu \\ \kappa \epsilon \nu \end{Bmatrix}$$

$$B_1 = 1/4 \nu / \nu$$

بروش نوی بسته بودن شکل مورها
که از هر ۲ داده است (رهنخی)

بعد از این داده است.

روش ریاضی
محاسبی شکل
مودهای

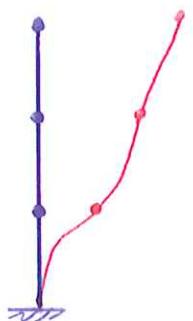
$$\Rightarrow E^1 = \begin{bmatrix} n=1 & \\ & n=1, \alpha B_1 & -1 \\ & -1 & \alpha - \beta B_1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 3 - (1, \alpha) \gamma^{101} & -1 \\ -1 & \alpha - (2 \times 9)^{101} \end{bmatrix}$$

$$\Rightarrow E^1 = \begin{bmatrix} \alpha, \epsilon V^{101} & -1 \\ -1 & \epsilon, \alpha V^{101} \end{bmatrix}$$

$$(E^1)^{-1} = \frac{\text{مدرس اصل با جابجایی قطر مصلح و قرینه بقیه راه}}{\text{(ترستنار) ماتریس اصل}} = \frac{1}{9,4489} \begin{bmatrix} \epsilon, \alpha V^{101} & 1 \\ 1 & \alpha, \epsilon V^{101} \end{bmatrix}$$

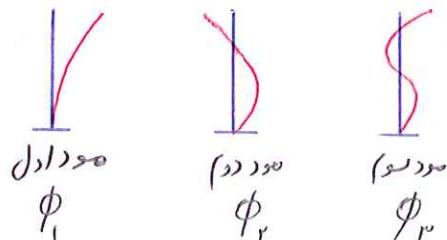
$$\Rightarrow \begin{Bmatrix} \phi_{v_1} \\ \phi_{v_2} \end{Bmatrix} = \frac{1}{9,4489} \begin{Bmatrix} \epsilon, \alpha V^{101} \\ 1 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0,461 \\ 0,101 \end{Bmatrix} \Rightarrow \phi_1 = \begin{Bmatrix} 1 \\ 0,461 \\ 0,101 \end{Bmatrix}$$

به همین ترتیب با جایگزینی $B_p = 1/3514$ شکل مود سوم بسته می‌شود.



سازه ساده‌تر زاید به یک شکل ارتفاع می‌کند.

نکته ۸ سازه با ترکیبی از های شکل ارتفاع ها، ارتفاع می‌کند.



سهم مود اول در اینجا را شکل بیشتر است. سازه به تنها این مودها، ارتفاع می‌کند.
جابجایی به منظم بودن پلا سازه و منظم بودن سازه در ارتفاع بستگی دارد.

نتیجه کل: اگر سازه جابجایی داشته باشد

$$V(t) = \begin{Bmatrix} v_1(t) \\ v_r(t) \\ v_p(t) \end{Bmatrix} = \phi_1 Y_1(t) + \phi_r Y_r(t) + \phi_p Y_p(t)$$

$$v_1(t) = \phi_1 Y_1(t)$$

$$V(t) = \phi_1 Y_1(t) + \phi_r Y_r(t) + \phi_p Y_p(t)$$

سازه منظم باشد به خصوص در فریت این سازه تحت زلزله، عددی سهم مربوط به مود اول است.
۹۵٪ نه مود اول است.

سازه نامنظم باشد سهم مودهای بالاتر عوض می‌شود.

تفصیل و جابجایی سازه با یک مود سینه، ترکیبی از مودهای سازه است.

$$Y(t) = \phi_1 Y_1 + \phi_r Y_r + \phi_n Y_n + \dots + \phi_h Y_h = \left\{ \phi_1 + \phi_r + \dots + \phi_h \right\} \begin{Bmatrix} Y_1(t) \\ \vdots \\ Y_h(t) \end{Bmatrix} = \Phi Y(t)$$

$$v = \Phi Y$$

$$\dot{v} = \Phi \dot{Y} \Rightarrow M \ddot{\Phi} \dot{Y} + C \dot{\Phi} \dot{Y} + K \Phi Y = f(t)$$

اگر K, m را داشته باشیم میتوان Φ را حساب کرد

حال می خواهیم Φ را بسته آوریم. صور فاکتوری دارند که میتوان نم را عرض کرد.

$$\begin{cases} \phi_n^T M \phi_m = 0 & \text{if } n \neq m \end{cases}$$

$$\begin{cases} \phi_n^T M \phi_m = M_n & \text{if: } n = m \end{cases}$$

$$\begin{cases} \phi_n^T K \phi_m = 0 & \text{if: } n \neq m \end{cases}$$

$$\begin{cases} \phi_n^T K \phi_m = K_n & \text{if: } n = m \end{cases}$$

اثبات تساوی می بینیم که صورها

$$[K - \omega_n^r M] \phi_n = 0$$

$$K \phi_n - \omega_n^r M \phi_n = 0$$

$$\phi_m^T X \rightarrow \Rightarrow \phi_m^T K \phi_n - \omega_n^r \phi_m^T M \phi_n = 0 \quad \text{①} \text{ مکانیکی}$$

$$[K - \omega_m^r M] \phi_m = 0$$

$$K \phi_m - \omega_m^r M \phi_m = 0$$

$$\phi_n^T X \rightarrow \Rightarrow \phi_n^T K \phi_m - \omega_m^r \phi_n^T M \phi_m = 0$$

$$(AB)^T = B^T A^T$$

$$(ABC)^T = C^T B^T A^T$$

تلخوار، ماتریس هم تقارن خود را درجه ۱ دارد، ماتریس هم تقارن خود را درجه ۰ دارد.

$$\textcircled{2} ; \textcircled{1} \text{ ترتیبی} \Rightarrow (\omega_m^r - \omega_n^r) \phi_m^T M \phi_n = 0 \quad \text{if } n \neq m \rightarrow \phi_m^T M \phi_n = 0 \text{ شد.}$$

$$\text{if } n = m \rightarrow \phi_m^T M \phi_m = M_n$$

$$\Phi^T K \Phi = \begin{Bmatrix} \phi_1^T \\ \phi_2^T \\ \vdots \\ \phi_n^T \end{Bmatrix} K [\phi_1 \ \phi_2 \ \dots \ \phi_n] = \begin{bmatrix} \phi_1^T K \phi_1 & \phi_1^T K \phi_2 & \dots & \phi_1^T K \phi_n \\ \phi_2^T K \phi_1 & \phi_2^T K \phi_2 & \dots & \phi_2^T K \phi_n \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ \phi_n^T K \phi_1 & \phi_n^T K \phi_2 & \dots & \phi_n^T K \phi_n \end{bmatrix}$$

که عنصر صفر و بقیه درایه ها صفر است و در نهایت فقط ماتریس قطری حاصل می شود.

$$K_n = \phi_n^T K \phi_n = \begin{bmatrix} K_{1,1} & 0 & \dots & 0 \\ 0 & K_{2,2} & \dots & 0 \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ 0 & 0 & \dots & K_n \end{bmatrix} \quad \text{و} \quad M_n = \phi_n^T M \phi_n = \begin{bmatrix} m_{1,1} & 0 & \dots & 0 \\ 0 & m_{2,2} & \dots & 0 \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ 0 & 0 & \dots & m_n \end{bmatrix}$$

بهم رسمیت اثبات شد که مقادیر است. میلین نیز نسبت به صورها تفاهد است.

$$C = \alpha M + \beta K$$

$$\Phi^T C \Phi = \alpha \Phi^T M \Phi + \beta \Phi^T K \Phi$$

این قطری است پس این هم قطری است

هراینجا ذیب α و β بودست معرفی شوند.
عنی آن مقادیری از جم ماتریس از مصفی با هم جمع شوند
هراین مقدار بودست معرفی شوند. در اکثر نرم افزارها
ضرایب α و β برای تعریف میلین وجود دارد.
هاند سدیس، سدپ

$$\text{اگر معادله} \dot{\Phi}^T \dot{\Phi} \text{ پیش مذکور کنیم آنگاه برابر خواهد بود.}$$

$$\dot{\Phi}^T M \dot{\Phi} \ddot{Y} + \dot{\Phi}^T C \dot{\Phi} \dot{Y} + \dot{\Phi}^T K \dot{\Phi} Y = \dot{\Phi}^T P(t)$$

ماتریس هراینکه ماتریس مصفی
ماتریس مصفی که قطری شده است. قطری شده است.

نتیجه: به n تا معادله یک درجه آزادی تبدیل شده است.

تفاوت اصلی دراین است که معادله به یک معادله دیگر تبدیل نشد، است و دیگر دستگاه معادلات دیگر اسید نیست. یعنی پاسخ ها مرتبط به هم نیستند.

$$\begin{cases} 2x + 3y = 1 \\ x + 2y = 0 \end{cases} \rightarrow \begin{bmatrix} 2 & 3 \\ 1 & 2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x \\ y \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix}$$

که به هم داشته هستند که این دستگاه معادلات دیگر اسید است.

در حالت مقابله بیداگردن و بدلی به لغزش در معادله $3x = 0$ دو معادله

$$3y = 4$$

که متعادل هستند و تابع محاسبه می باشند. $\begin{bmatrix} 3 & 0 \\ 0 & 2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x \\ y \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 4 \end{bmatrix}$

$$\begin{bmatrix} M_1 & & & \\ & M_2 & & \\ & & \ddots & \\ & & & M_n \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \ddot{Y}_1 \\ \ddot{Y}_2 \\ \vdots \\ \ddot{Y}_n \end{Bmatrix} + \begin{bmatrix} C_1 & & & \\ & C_2 & & \\ & & \ddots & \\ & & & C_n \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \dot{Y}_1 \\ \dot{Y}_2 \\ \vdots \\ \dot{Y}_n \end{Bmatrix} + \begin{bmatrix} K_1 & & & \\ & K_2 & & \\ & & \ddots & \\ & & & K_n \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} Y_1 \\ Y_2 \\ \vdots \\ Y_n \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} \phi_1^T P(t) \\ \phi_2^T P(t) \\ \vdots \\ \phi_n^T P(t) \end{Bmatrix}$$

اگر ماتریس ضایعه قطعی نباشد، جوابها بهم ارتباط پیدا نکنند و دیگر مستقل نیستند.

$$M_n \ddot{Y}_n + C_n \dot{Y}_n + K_n Y_n = P_n(t) \quad \text{اگر معادله}$$

به ازای $n=1$ \ddot{Y}_1 بودست می‌شود

به ازای $n=2$ \ddot{Y}_2 بودست می‌شود

\vdots

به ازای $n=n$ \ddot{Y}_n بودست می‌شود.

معادله‌ی سازه درجه آزادی تبدیل به معادله‌ی سازه‌ی یک درجه آزادی شد.

$$V = \phi_1 Y_1 + \phi_2 Y_2 + \phi_n Y_n$$

ضایعه که باید بودست می‌شود

سازه یک درجه آزادی با هرگونه بارگذاری مختلف را می‌توان با روش‌های انتگرال دیو هامل یا روش‌های انتگرال تری مستقیم حل کرد و V را بودست آورد.

$$\ddot{Y}_n + 2\zeta_n \omega_n \dot{Y}_n + \omega_n^2 Y_n = \frac{P_n(t)}{M_n}$$

به این روش \ddot{Y} نالزیمووال یا ترکیب صورهای متعدد می‌شود. بعدها مراحل دار

(1) تشکیل معادله (تعیین M ، C ، K ، $P(t)$)

(2) تعیین فرکانس‌ها و تشکیل صورهای ارثاش

$$[K - \omega_n^2 M] \{ \phi_n \} = 0 \quad \leftarrow \text{صورهای ارثاش بودست می‌شود.}$$

(3) تعیین بار تغییم یافته و محیط تغییم یافته

$$M_n = \phi_n^T M \phi_n \quad \leftarrow \text{محیط تغییم یافته}$$

$$P_n(t) = \phi_n^T P(t) \quad \leftarrow \text{بار تغییم یافته}$$

(4) تشکیل معادلات غیرکوپله (معادلات مستقل) n ناهمواری غیرکوپله داریم.

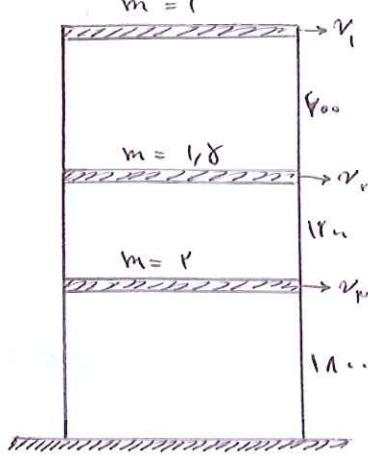
(5) حل معادلات غیرکوپله به روش دیو هامل - انتگرال تری مستقیم - نوشتن پاسخ‌های موقت (بسته به بارگذاری)

$$V(t) = \phi_1 Y_1 + \phi_2 Y_2 + \phi_n Y_n + \dots + \phi_n Y_n$$

(6) ترکیب صورهای تعیین پاسخ

مثال: سازه تحت شارط ادله بر رفتارش در مردم است

تاریخچه زمان که ν ها را مفواهم بسته دریم.



$$v_i = \begin{Bmatrix} 1/8 \\ -1/8 \\ -1/8 \end{Bmatrix} \text{ in } v_{(1)} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 1 \\ 0 \end{Bmatrix} \text{ in } C = 0$$

$$P(t) = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{Bmatrix} \text{ بازدید ندارد}$$

$$K = \begin{bmatrix} 8m & -8m & 0 \\ -8m & 8m + 18m & -18m \\ 0 & -18m & 18m + 18m \end{bmatrix} \text{ & } M = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1/8 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \text{ & } C = 0$$

محاسبه فکاسه ها

$$|K - \omega^T M| = 0 \Rightarrow \omega_1 = 1.8 \text{ rad/s} \quad \omega_r = 4.11 \text{ rad/s} \quad \omega_n = 4.41 \text{ rad/s}$$

محاسبه شکل مودهای از رابطه $[K - \omega_n^T M] \{\phi_n\} = 0$ محاسبه کنیم.

$$\phi = \begin{bmatrix} 1 & 1 & 1 \\ 1/8 & -1/8 & -1/8 \\ 1/16 & -1/8 & 1/8 \end{bmatrix} \text{ قبلاً بسته دریم}$$

$$M_1 = \phi_1^T M \phi_1 = [1 \quad -1/8 \quad -1/16] \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1/8 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 \\ 1/8 \\ 1/16 \end{bmatrix} = 1.81 \text{ (با تعداد مودهای ۳ تقریباً یافت حساب می‌کنیم)}$$

$$M_r = \phi_r^T M \phi_r = [1 \quad -1/8 \quad -1/8] \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1/8 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 \\ -1/8 \\ -1/8 \end{bmatrix} = 4.11 \text{ EV}$$

$$M_n = \phi_n^T M \phi_n = [1 \quad -1/8 \quad 1/16] \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1/8 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 \\ -1/8 \\ 1/16 \end{bmatrix} = 4.41 \text{ EV}$$

$$P_n(t) = \phi_n^T P(t)$$

برقطر مودهای بازدید (با توجه به این) حساب می‌کنیم.

$$P_1(t) = \phi_1^T P(t) = 0 \quad P_r(t) \text{ صفر است. } P_n(t) \text{ صفر است.}$$

$$P_r(t) = \phi_r^T P(t) = 0 \Rightarrow P_n(t) = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{Bmatrix}$$

(اگر صفر نبود یک تابع بدست آمد
(۰ توابع تابع لغایه باشد)

$$\ddot{Y}_n + \omega_n^2 Y_n = \left(\frac{\tau_n(t)}{M_n} \right) \rightarrow \text{ضرایب} \rightarrow \text{جهون میانی نداریم.}$$

$$\ddot{Y}_1 + \omega_1^2 Y_1 = 0$$

$$\ddot{Y}_p + \omega_p^2 Y_p = 0$$

$$\ddot{Y}_n + \omega_n^2 Y_n = 0$$

$$Y_1(t) = \frac{\dot{Y}_{1(0)}}{\omega_1} \sin \omega_1 t + Y_{1(0)} \cos \omega_1 t$$

$$Y_p(t) = \frac{\dot{Y}_{p(0)}}{\omega_p} \sin \omega_p t + Y_{p(0)} \cos \omega_p t$$

$$Y_n(t) = \frac{\dot{Y}_{n(0)}}{\omega_n} \sin \omega_n t + Y_{n(0)} \cos \omega_n t$$

مشابه اول بحسب \mathbf{V} معلوم است
برحسب \mathbf{Y} معلوم نیست، اما باهم
ارتباط دارد.

$$\mathbf{v} = \phi \mathbf{Y} \rightarrow \mathbf{v}_{(1)} = \phi Y_{(1)}$$

$$\Rightarrow Y_{(1)} = \phi^{-1} v_{(1)}$$

$$\ddot{Y}_{(1)} = \phi^{-1} \ddot{v}_{(1)}$$

با به راست آرایش مقدار $\ddot{Y}_{n(1)}$ را از فرمول های زیر حساب کرد

$$Y_{n(1)} = \frac{\phi_n^T M v_{(1)}}{M_n}$$

مشابه اول
برحسب \mathbf{Y}

$$Y_{1(1)} = \frac{\phi_1^T M v_{(1)}}{M_1} = \frac{[1 \ 1.7868 \ -1.15] \begin{bmatrix} 1 \\ 1.7868 \\ -1.15 \end{bmatrix}}{1.151} = 0.59$$

$$Y_{p(1)} = \frac{\phi_p^T M v_{(1)}}{M_p} = 0.11$$

$$Y_{n(1)} = \frac{\phi_n^T M v_{(1)}}{M_n} = 0.19$$

$$\ddot{Y}_{1(1)} = \frac{\phi_1^T M \ddot{v}_{(1)}}{M_1} = \frac{[1 \ 1.7868 \ -1.15] \begin{bmatrix} 1 \\ 1.7868 \\ -1.15 \end{bmatrix}}{1.151} = 0.19 \text{ m}$$

$$\ddot{Y}_{p(1)} = \frac{\phi_p^T M \ddot{v}_{(1)}}{M_p} = -0.19$$

$$\ddot{Y}_{n(1)} = \frac{\phi_n^T M \ddot{v}_{(1)}}{M_n} = -1.09$$

تکلیف معادلات غیرکوبله
طرف دوم هر تابعی بوداینها توان حل کرد
جهون یک سازه مکرر به آزاد است.
با دیو ها میل یا انتگرال گیری مستقیم

الآن به عبارتی ارهاش آزاد بدون میلیون رسیدیم.

$$Y_1(t) = \frac{\epsilon_{1\Delta}}{1\epsilon_{1\delta}} \sin \omega_{1\delta} t + \gamma_{1\delta} \cos \omega_{1\delta} t$$

$$Y_r(t) = \frac{-r_{11}}{r_{11}} \sin \omega_{11} t + \gamma_{11} \cos \omega_{11} t$$

$$Y_n(t) = \frac{-1\delta^*}{\epsilon_{1\delta}} \sin \omega_{1\delta} t + \gamma_{1\delta} \cos \omega_{1\delta} t$$

$$\Rightarrow V(t) = \phi_1 Y_1(t) + \phi_r Y_r(t) + \phi_n Y_n(t)$$

$$\begin{Bmatrix} V_1(t) \\ V_r(t) \\ V_n(t) \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 1 \\ \gamma_{1\delta} \\ \gamma_{1\delta} \end{Bmatrix} \left[\frac{\epsilon_{1\Delta}}{1\epsilon_{1\delta}} \sin \omega_{1\delta} t + \gamma_{1\delta} \cos \omega_{1\delta} t \right]$$

$$+ \begin{Bmatrix} 1 \\ -\gamma_{1\delta} \\ -\gamma_{1\delta} \end{Bmatrix} \left[\frac{-r_{11}}{r_{11}} \sin \omega_{11} t + \gamma_{11} \cos \omega_{11} t \right]$$

$$+ \begin{Bmatrix} 1 \\ -\gamma_{1\delta} \\ \gamma_{1\delta} \end{Bmatrix} \left[\frac{-1\delta^*}{\epsilon_{1\delta}} \sin \omega_{1\delta} t + \gamma_{1\delta} \cos \omega_{1\delta} t \right]$$

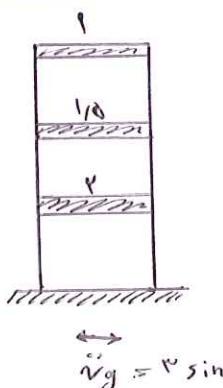
آخر سازه ناهملت بود و سطح هم تغییر داشت باز هم سum مود اول بثبات است.

sum مود ری در باقی درج زاره تحدید نمود اول است.

مولفهای دوم هال مود اول، ۳ برابر مولفهای دوم مود ری است.

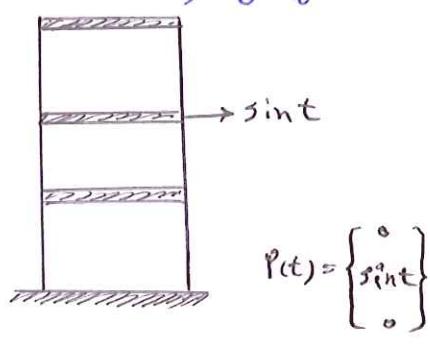
$$\text{مود ری} \rightarrow \gamma_{1\delta} \quad \Rightarrow \quad \frac{\gamma_{1\delta}}{0.019} \approx 3^\circ$$

$$\text{مود اول} \rightarrow \gamma_{11} \quad \Rightarrow \quad \frac{\gamma_{11}}{0.019} \approx 1^\circ$$



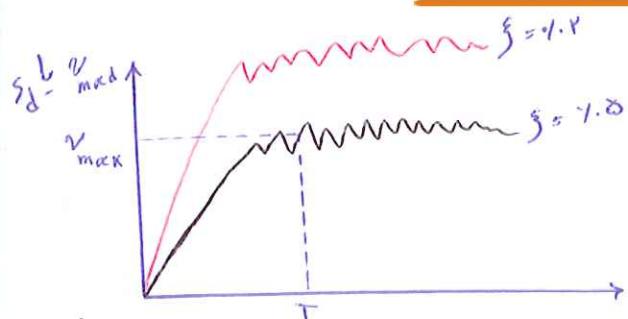
$$P(t) = M \{ r \} \ddot{u}_g = \begin{bmatrix} 1 & 1\delta \\ 1\delta & 1 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} 1 \\ 1 \end{Bmatrix}$$

$\therefore P(t) \neq 0$ از هال است



$$P(t) = \begin{Bmatrix} 0 \\ F \sin t \\ 0 \end{Bmatrix}$$

برآوردهای انتقالی در مکانیزم های ساده



منحنی طیف تغییر مکان (تخت زلزله ای که قبل از خود رخ داده است)

تحلیل طیفی:

طیف های شکل های رسم شده برای تأثیر زلزله خاص در یک مکان خاص

$$T = \frac{2\pi}{\omega} \text{ یا } \omega = \frac{\pi}{T}$$

مشاهدات نشود زمانی های بارگذاری های مکانی را مشاهد شد. آن دنایم مستقیم هایی که در آن منحنی ها

نمایش داده شوند را می توانیم با استفاده از معادل را مشاهد کرد.

اگر زلزله متفاوت باشد، طیف منطقه باشد، طیف طرح گویند.

برای زلزله های آن منطقه می توان میانگین گرفت.

منحنی طیف برای هر منطقه می توان حساب کرد و بدست آورد.

نکته: برای طراحی در یک فرآیند سازه، پاسخ سازه

نمی توانند تغییر زیادی داشته باشند اما در استفاده

از طرح، از منحنی طیف این شکل استفاده کنیم.

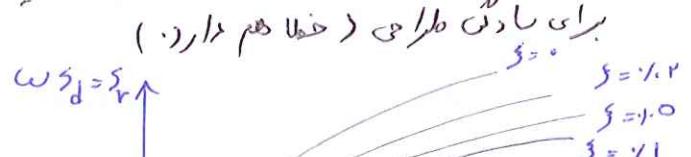
$$\omega = \frac{\pi}{T}$$

منحنی طیف تخت زلزله ای که در آینده می آید

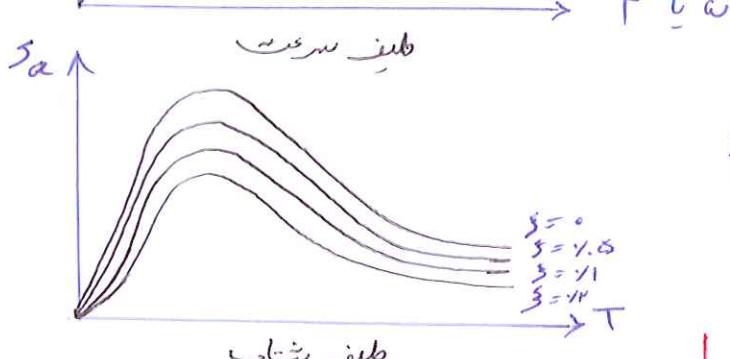
برای سادگی طراحی (خطا هم دارد.)

شبدر سرعت طیفی:

جایگزینی طیفی



$$\delta_v = \omega \delta_d = \omega \delta_a$$



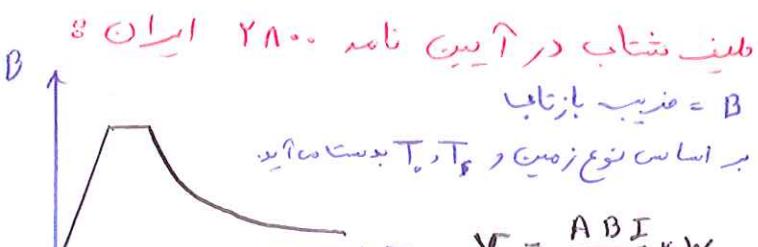
$$\delta_a = \omega^2 \delta_d = \omega^2 \delta_a$$

صفحه مختصات سه بعدی:

هموزنگ تغییر مکان، سرعت، شتاب، در یک مختصات سه بعدی ترسیم شده است.

جرم × شتاب طیف = میزان عادل زلزله

$$\text{شتاب طیف} = \frac{ABI}{R} g$$



$$V = \frac{A B I}{R} K g m$$

طیف شتاب در آینه نامه ۲۸۰۰ ایران

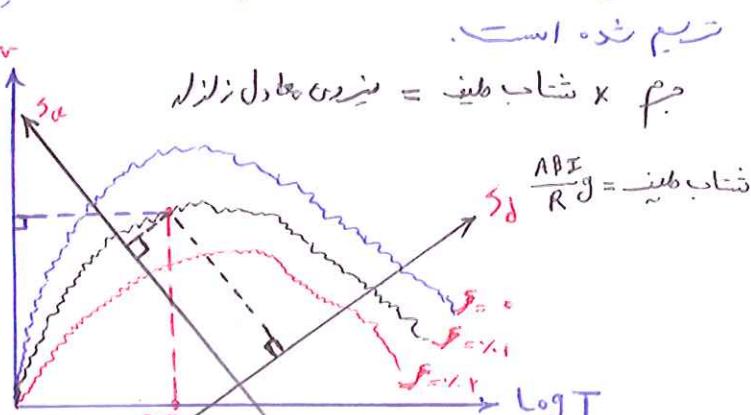
B = ضریب بازنگاب

بر اساس نوع زمین و T، بدست امداده شد.

$$V = \frac{A B I}{R} K g m$$

طیف شتاب

اگر یک سازه به صورت طیفی بگوییم طراحی شود باشد فقط زمانی که



صفحه مختصات سه بعدی:

در روش تحلیل دینامیک سازه‌ها در برابر زلزله، ارائه تاریخچه نتایج (تغییر مکانهای نیروها) احتیاج بود. یعنی در هر لغفله از زمان در مدت بارگذاری (نایش از زلزله بر روی سازه) می‌باشد نتایج مورد تقلید را برابر در دنیا نمایم، ولی با توجه به اینکه در طراحی سازه‌ها در برابر زلزله مقدار حد اکثر محدود تقلید می‌باشد لذا با محدود کردن تاریخچه جوابها به مقادیر حد اکثرها از حجم عملیات و زمان کاسته می‌گردد. در این بحث دوستیهای ساده (شامل تغییر مکان - نیروهای داخلی - نشانه‌های غیره) به صورت نتایج از زمان و واپسگی این پاسخ‌ها به پارامترهای دستیم مورد مطالعه قرار گرفت و پس مفهوم طیف پاسخ (طیف بازتاب) در روش تقویت حد اکثر پاسخ با استناده از طیف پاسخ ارائه شد و در ادامه مشخصه‌های طیف پاسخ در پی آن روش ساخت طیف طیف طیف برای طراحی مورد بحث قرار گرفت.

Mehræz طیف پاسخ یک معناه عملی برای تحلیل سازه تحت نیروهای زلزله است که اولین بار در سال ۱۹۵۷ معرفی و توسط **Hosner** توسعه و سبک یافته.

طیف پاسخ یعنی بین علم دینامیک سازه‌ها در طراحی سازه‌هاست.
برای اثبات طیف سمعت و طیف شتاب مبتدا اینگونه بیان کرد:

من داشتم برآثر مردگان زمین نیروی برابر $M = P(t)$ بر سازه اثر می‌کند و با استفاده از انتگرال دیویه این دو برابر می‌باشد $\omega = \frac{1}{\omega} \int M(t) dt$ معادله بصورت زیرنوشته شد:

$$u(t) = \frac{1}{\omega} \int v_g(\tau) e^{-j\omega(t-\tau)} d\tau$$

اگر $v_g(\tau)$ فرض کنیم داریم:

$$\Rightarrow u(t) = \frac{v(t)}{\omega} \Rightarrow v(t) = u(t) \cdot \omega$$

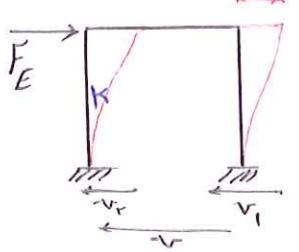
در نهایت $v(t)$ را شبیه سمعت یا طیف سمعت می‌گویند.

$$v_{max} = \zeta_v$$

مقدار انتگرال بالا یک جواب مانکن نیم دارد که درین:

$$\Rightarrow \zeta_v = u(t) \cdot \omega$$

$$\Rightarrow \zeta_v = u_{max} \cdot \omega$$



$$F_{E_{max}} = K \cdot u_{max} = K \cdot \zeta_d = m \omega^2 s_d$$

$$\Rightarrow u_{max} = \frac{\zeta_d}{\omega} = \zeta_d$$

$$F_{I_{max}} = m \cdot \zeta_a$$

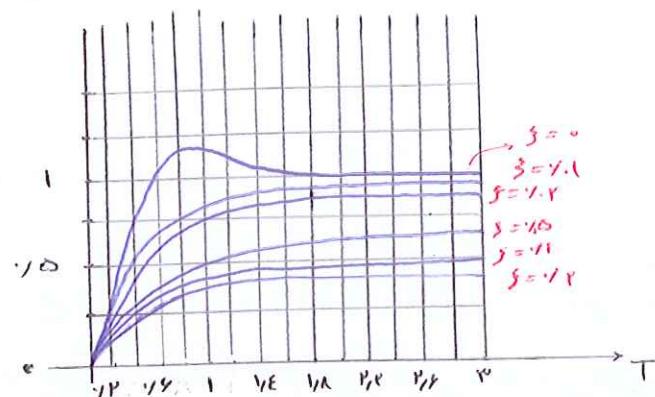
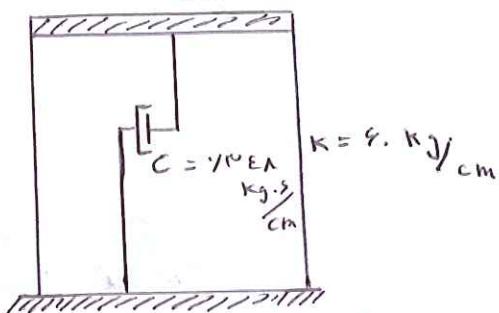
$$\Rightarrow F_{E_{max}} = F_{I_{max}} \Rightarrow m \omega^2 s_d = m \zeta_a \Rightarrow \zeta_a = \omega^2 \zeta_d$$

$$\omega^2 = \frac{K}{m} \rightarrow K = \omega^2 m$$

طیف تغییر مکان نایش از زریده یا فلانت زاریه و هیلیز (۲)

طیف سمعت $\zeta = \omega \cdot t - \frac{s_d}{\omega}$

مثال ۱: سیستم یک درجه آزادی ایز با مشخصات داده شده را فرزن کنید. ماتریس حابجایی و نیروی برشی پایه این سازه را برآورد کنید.



طیف طرح سرعت (u بحسب تردد)

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{\rho E A}{\rho L}} = \omega_1 E A \frac{rad}{s}$$

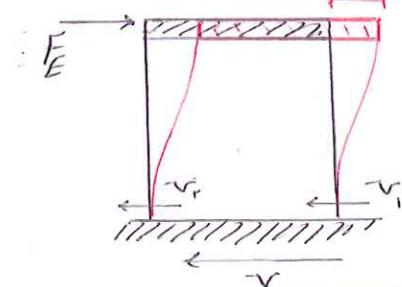
$$T = \frac{2\pi}{\omega} = 1,184 s$$

: ج

$$\xi = \frac{C}{C_{cr}} = \frac{\rho E A}{\rho K \cdot \rho \omega_1^2} = 0.2$$

با توجه به $T = 1,184 s$ از روی نمودار مقدار ξ را برداشت و مذکور شد.

$$u_{max} = s_d = \frac{s_u}{\omega} = \frac{\rho V \delta}{\omega_1 E A} = 0.13 V \text{ cm} \Rightarrow u_{max} = 0.13 V \text{ cm}$$



$$F_E = K u_{max} = K s_d \Rightarrow F_E = \rho \times 0.13 V = 1.42$$

$$F_J = m \omega^2 s_d = \rho K \cdot \omega_1^2 \times 0.13 V = 1.42$$

تغییر سازه‌ها در پی راه روش دینامیک (طیفی)

$$v_{it} = \phi_1 Y_{1(t)} + \phi_2 Y_{2(t)} + \phi_3 Y_{3(t)} + \dots + \phi_n Y_{n(t)}$$

با فتح های سازه که در جهات

: نکل اور

$$M_n \ddot{Y}_n + C_n \dot{Y}_n + K_n Y_n = P_n(t)$$

: مردم

$$\ddot{Y}_n + 2\xi_n \omega_n \dot{Y}_n + \omega_n^2 Y_n = \frac{P_n(t)}{M_n}$$

$$\frac{C_n}{M_n} = 2\xi_n \omega_n$$

قفسه ساز
درجه زدن

$$V_{max} = \phi_1 Y_{1max} + \phi_r Y_{rmax} + \phi_n Y_{nmax} + \dots + \phi_h Y_{hmax}$$

هزار ۷ ها که یکم نشوند. در زمان های مختلف است بر مقدار ϕ میسر شود من توان

$$\text{با هم جمع کرد یعنی} \quad \phi_1 Y_{1max} + \phi_r Y_{rmax} + \dots + \phi_n Y_{nmax}$$

از روشن جذر مجموع مرتعات برای پیدا کردن پاسخ حد افزایشی درجه زدن استفاده کنیم که این روش را روش SRSS میگویند در برنامه ETABS نیز تعریف شده است

معادله های افقی سازه درجه زدن تحت تأثیر حرکت زمین لرزه (زلزله) :

$$M \ddot{V}_{(t)} + C \dot{V}_{(t)} + K V_{(t)} = P(t) = M \{r\} \ddot{v}_g \quad \left\{ \begin{array}{l} P(t) = P_{eff} \\ (\text{از ابتدا مطابقت با جذر بود}) \end{array} \right.$$

$$V_{(t)} = \begin{Bmatrix} v_{1(t)} \\ v_{r(t)} \\ v_{n(t)} \end{Bmatrix} = \underbrace{\phi_1 Y_{1(t)} + \phi_r Y_{r(t)} + \dots + \phi_n Y_{n(t)}}_{n \times 1} \quad \text{با جایگذاری از های محدوده است} \\ \text{بردار} \{r\} \text{که ماتریس اخیر است.} \\ \text{دایره های شصت سهم در درجه زدن} \\ \text{از قفسه های ملبد داده در شکل ۶.۸.۶} \\ \text{درست ارتفاع است.} \\ V_{(t)} = \{\phi_1, \phi_r, \dots, \phi_n\} \begin{Bmatrix} Y_{1(t)} \\ Y_{r(t)} \\ \vdots \\ Y_{n(t)} \end{Bmatrix} = \underbrace{\Phi}_{n \times 1} \underbrace{Y_{(t)}}_{n \times 1}$$

$$V_{(t)} = \Phi Y_{(t)} \quad \left. \begin{array}{l} \text{با جایگذاری} \\ \text{در} \{r\} \end{array} \right\} \Rightarrow M \ddot{\Phi} \ddot{Y}_{(t)} + C \ddot{\Phi} \dot{Y}_{(t)} + K \Phi Y_{(t)} = M \{r\} \ddot{v}_g \quad \text{*} \\ \ddot{V}_{(t)} = \ddot{\Phi} \ddot{Y}_{(t)} \quad \left. \begin{array}{l} \text{با جایگذاری} \\ \text{در} \{r\} \end{array} \right\} \Rightarrow \ddot{M} \ddot{\Phi} \ddot{Y}_{(t)} + \ddot{C} \ddot{\Phi} \dot{Y}_{(t)} + \ddot{K} \Phi Y_{(t)} = \ddot{M} \{r\} \ddot{v}_g \quad \text{*} \\ \ddot{V}_{(t)} = \ddot{\Phi} \ddot{Y}_{(t)} \quad \left. \begin{array}{l} \text{با جایگذاری} \\ \text{در} \{r\} \end{array} \right\} \Rightarrow \ddot{\Phi}^T \ddot{M} \ddot{\Phi} \ddot{Y}_{(t)} + \ddot{\Phi}^T \ddot{C} \ddot{\Phi} \dot{Y}_{(t)} + \ddot{\Phi}^T \ddot{K} \Phi Y_{(t)} = \ddot{\Phi}^T \ddot{M} \{r\} \ddot{v}_g$$

$$\Rightarrow \underbrace{\ddot{\Phi}^T M \ddot{\Phi} \ddot{Y}_{(t)}}_{M_n} + \underbrace{\ddot{\Phi}^T C \ddot{\Phi} \dot{Y}_{(t)}}_{C_n} + \underbrace{\ddot{\Phi}^T K \Phi Y_{(t)}}_{K_n} = \underbrace{\ddot{\Phi}^T M \{r\} \ddot{v}_g}_{L_n}$$

$$\Rightarrow M_n \ddot{Y}_n + C_n \dot{Y}_n + K_n Y_n = L_n \ddot{v}_g \quad \xrightarrow{\text{با جایگذاری}} \ddot{Y}_n + \gamma S_n \omega_n \dot{Y}_n + \omega_n^2 Y_n = \frac{L_n}{M_n} \ddot{v}_g$$

$$Y_{n(max)} = \frac{\sum_{i=1}^n \omega_i^2}{\omega_n^2 M_n} \text{ با جایگذاری} \quad \omega_n^2 = \phi_n Y_n \text{ با جایگذاری} = \frac{\phi_n L_n}{M_n \omega_n} S_{v_n} \quad \xrightarrow{\text{با جایگذاری}} \frac{\phi_n L_n}{M_n \omega_n} S_d$$

$$\text{با جذر مجموع مرتعات} \quad V_{max} = \sqrt{V_{1max}^2 + V_{rmax}^2 + \dots + V_{nmax}^2} \quad \xrightarrow{\text{با جایگذاری}} \frac{\phi_n L_n}{M_n \omega_n} S_d$$

$$\sum \frac{L_n^r}{M_n} = \sum m^r$$

$$\frac{\frac{L_n^r}{M_n}}{\sum m^r} \leftarrow \frac{L_n^r}{M_n} = n \rightarrow \text{نحو} \rightarrow \text{نحو} / \text{نحو}$$

$$L_n = \{\phi_n^T\} [m] \{r\}$$

$$M_n = \{\phi_n^T\} [m] \{\phi_n\}$$

$$F_n = \frac{L_n^r}{M_n} S_{\alpha n} \quad \begin{array}{l} \text{نحو} \\ \text{نحو} \end{array} \quad \phi_n^T = \begin{pmatrix} 1 \\ 0 \end{pmatrix} \quad \phi_n = \begin{pmatrix} 1 \\ 0 \end{pmatrix}$$

$$\Rightarrow F = \sqrt{F_1^r + F_2^r + \dots + F_n^r}$$

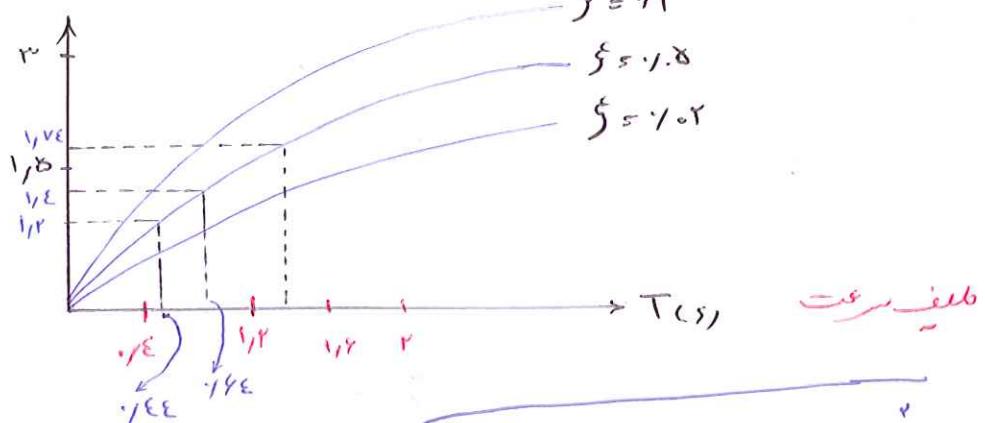
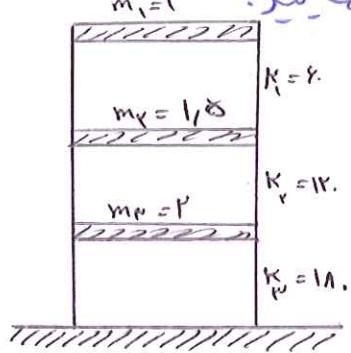
$$P_i = \frac{[m] \{\phi_n\}}{\{\phi_n^T\} [m] \{r\}} \times F_n \quad \Rightarrow P_i = \begin{pmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{pmatrix} \quad \begin{array}{l} \text{نحو} \\ \text{نحو} \end{array}$$

$$\text{طبع} P_i = \sqrt{(x_1)^r + (y_1)^r + \dots + (z_n)^r}$$

$$\text{طبع} P_p = \sqrt{(x_1)^r + (y_1)^r + \dots + (z_n)^r}$$

$$\text{کل} P = P_1 + P_2 + \dots + P_n$$

مثال: سازه شکل زیر را در تحلیل بگیرید، اگر این سازه در منطقه ای ساخته شود که طبع طبق سیستم متعاقب شکل زیر باشد، همچنین میراید در کلیه موردهای ثابت در این سیستم باشد، حد اکثر تغییر مکان درجات آزاد (زاویه) سازه را محاسبه کنید.



$$v_{n \max} = \frac{\phi_n L_n}{M_n \omega_n} S_{v_n}$$

$$K_s = \begin{bmatrix} 8 & -8 & 0 \\ -8 & 8+10 & -10 \\ 0 & -10 & 8+10+10 \end{bmatrix} \quad \begin{array}{l} \text{نحو} \\ \text{نحو} \end{array}$$

$$V_{n \max} = \sqrt{v_{1 \max}^r + v_{2 \max}^r + \dots + v_{n \max}^r}$$

$$M = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1/10 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \quad \zeta = 0.5$$

$$|\kappa - \omega_n^r M| = 0$$

$$\Rightarrow \begin{vmatrix} 1 - \omega_n^r & & \\ -\gamma_1 & 1A - 1,5\omega_n^r - 1B & \\ 0 & -1C & 1B - \omega_n^r \end{vmatrix} = 0 \Rightarrow \begin{vmatrix} 1 - B & -1 & \\ -1 & 3 - 1,5B & -1 \\ 0 & 0 & 0 - 1,5B \end{vmatrix} = 0$$

با حل این دستگاه از روش ساروس مقادیر ω_n^r ها بدست می‌آید

$$\omega_1^r = \gamma_1 \Delta A \frac{r_{red}}{s} \rightarrow T_1 = \frac{r_n}{\omega_1^r} = 1,3V_s \rightarrow \text{از روش شکل} \rightarrow S_{v_1} = 1,8E$$

$$\omega_2^r = \gamma_1 \Delta A \frac{r_{red}}{s} \rightarrow T_2 = \frac{r_n}{\omega_2^r} = 0,8E \rightarrow \text{از روش شکل} \rightarrow S_{v_2} = 1,8E$$

$$\omega_3^r = 1,89 \frac{r_{red}}{s} \rightarrow T_3 = \frac{r_n}{\omega_3^r} = 0,88E \rightarrow \text{از روش شکل} \rightarrow S_{v_3} = 1,8E$$

$$[\kappa - \omega_n^r M] \{\phi_n\} = 0$$

$$K = \begin{bmatrix} 1 - \omega_n^r & -\gamma_1 & 0 \\ -\gamma_1 & 1A - \omega_n^r - 1B & \\ 0 & -1C & 1B - \omega_n^r \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \phi_{v_1} \\ \phi_{v_2} \\ \phi_{v_3} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{Bmatrix}$$

مختصات های را برای فتحمکن در
برابر با B قرارداد. (رنگیت s
داریم که متناب با آن ω_n^r ها بدست می‌آید
در این محل مقادیر s و B برابر باشند
ب شکل مذکور اول (دروگ سوم) (در محدودیت)
مقابل تاریخ $(0,0)$.

$$E' = \begin{bmatrix} 1 - B_1 & -1 \\ -1 & 0 - 1,5B_1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1,8E & -1 \\ -1 & 0,88E \end{bmatrix}$$

چون هست ساختهای تغییر نکرده
تغییر نکن.

$$(E')^{-1} = \frac{1}{1,889} \begin{bmatrix} 1,89A & 1 \\ 1 & 1,8E \end{bmatrix}$$

(ترسیم ماتریس اول

$$\Rightarrow \begin{Bmatrix} \phi_{v_1} \\ \phi_{v_2} \end{Bmatrix} = \frac{1}{1,889} \begin{Bmatrix} 1,89A \\ 1 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0,98E \\ 0,88 \end{Bmatrix} \Rightarrow \phi_1 = \begin{Bmatrix} 1 \\ 0,88 \\ 0,88 \end{Bmatrix}$$

$$\phi_1 = \begin{Bmatrix} 1 \\ 0,88 \\ 0,88 \end{Bmatrix}$$

$$\phi_2 = \begin{Bmatrix} 1 \\ -0,88 \\ 0,88 \end{Bmatrix}, \quad \phi_3 = \begin{Bmatrix} 1 \\ -0,88 \\ 0,88 \end{Bmatrix}$$

$$M_n = \phi_n^T M \phi_n \quad M = \begin{bmatrix} 1 & 0,88 & 0,88 \\ 0,88 & 1 & 0,88 \\ 0,88 & 0,88 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & 0,88 & 0,88 \\ 0,88 & 1 & 0,88 \\ 0,88 & 0,88 & 1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0,88 & 0,88 & 0,88 \\ 0,88 & 0,88 & 0,88 \\ 0,88 & 0,88 & 0,88 \end{bmatrix}$$

$$M_1 = 1,84 \quad M_2 = 1,88 \quad M_3 = 1,88$$

$$L_n = \phi_n^T M \{r\}$$

$$L_1 = \phi_1^T M \{r\} = [1 \ -18\varepsilon A \ -18\varepsilon] \begin{bmatrix} 1 \\ 1,8 \\ -1 \end{bmatrix} \left\{ \begin{array}{l} 1 \\ 1 \\ 1 \end{array} \right\} = P_1 \delta v$$

$$L_p = \phi_p^T M \{r\} = 1,8 \delta$$

$$L_r = \phi_r^T M \{r\} = P_r \cdot A$$

$$V_{nmax} = \frac{\phi_n L_n}{M_n \omega_n} S_{v_n}$$

رسانی کوئی نیست

$$V_{1max} = \frac{\phi_1 L_1}{M_1 \omega_1} S_{v_1} = \frac{\begin{bmatrix} 1 \\ -18\varepsilon A \\ -18\varepsilon \end{bmatrix} \times P_1 \delta v}{1A \times \varepsilon A} \times 1,8 \varepsilon = \begin{bmatrix} 18\varepsilon \\ 18\varepsilon \\ 18\varepsilon \end{bmatrix}$$

$$V_{pmax} = \frac{\phi_p L_p}{M_p \omega_p} S_{v_p} = \frac{\begin{bmatrix} 1 \\ -18,1 \\ -18,1 \end{bmatrix} \times -1,8 \delta}{P_p \varepsilon A \times 9,1 A} \times 1,8 \varepsilon = \begin{bmatrix} -18,1 \varepsilon \\ 18,1 \varepsilon \\ 18,1 \varepsilon \end{bmatrix}$$

$$V_{rmax} = \begin{bmatrix} 1 \\ -1,8 \\ 1,8 \end{bmatrix}$$

$$V_{max} = \begin{cases} \sqrt{(18\varepsilon)^2 + (18\varepsilon)^2 + (18\varepsilon)^2} = 18\varepsilon \sqrt{3} \\ \sqrt{(18,1\varepsilon)^2 + (18,1\varepsilon)^2 + (18,1\varepsilon)^2} = 18,1\varepsilon \sqrt{3} \\ \sqrt{(18,1\varepsilon)^2 + (-18,1\varepsilon)^2 + (18,1\varepsilon)^2} = 18,1\varepsilon \end{cases}$$

چنانچه با این روش خارج از این محدوده نمایند

$$(E')^{-1} = \begin{pmatrix} 1 & -\epsilon_{1PQ} \\ -\epsilon_{1PQ} & 1 \end{pmatrix}$$

$$(E')^{-1} = \frac{1}{\epsilon_{1PQ}} \begin{pmatrix} 1 & \epsilon_{1PQ} \\ \epsilon_{1PQ} & 1 \end{pmatrix}$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \Phi_{n1} \\ \Phi_{n2} \end{array} \right\} = \frac{1}{\epsilon_{1PQ}} \begin{pmatrix} \epsilon_{1PQ} & 1 \\ 1 & \epsilon_{1PQ} \end{pmatrix} \left\{ \begin{array}{l} \psi_{11} \\ \psi_{12} \end{array} \right\}$$

$$\Phi_e = \begin{pmatrix} 1 & \epsilon_{1PQ} \\ -\epsilon_{1PQ} & 1 \end{pmatrix}$$

$$\Phi_e = \begin{pmatrix} 1 & -\epsilon_{1PQ} \\ \epsilon_{1PQ} & 1 \end{pmatrix}$$

نامناسب تر نظریه ای اینجا شد، لذا

$$v = \begin{pmatrix} \gamma_0 \\ \gamma_E \end{pmatrix} \text{ in } \psi_{11} = \begin{pmatrix} 1 \\ \gamma_E \end{pmatrix} \text{ in } \psi_{12} = \begin{pmatrix} 1 \\ \gamma_0 \end{pmatrix}$$

$P(t)$ را پولیگونیک بخواهیم

$$|K - \omega^r M| = 0 \quad \text{نامناسب فلکات ها}$$

$$(K - \omega^r M) \{\phi_n\} = 0 \quad \text{لذا } \Omega = 0 \quad \text{باید زیرا } \omega^r \neq 0$$

نامناسب فلکات ها

$$M_N \Phi_n^T M \Phi_n = 0$$

$$M_N \left(1 + \epsilon_{1PQ} \right) \begin{pmatrix} 1 & \epsilon_{1PQ} \\ \epsilon_{1PQ} & 1 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} 1 \\ \gamma_E \end{pmatrix} = 0$$

$$M_N = P_1 \epsilon_{1PQ} \quad M_{N1} = P_1 \epsilon_{1PQ}$$

برای درست نظریه ای نیاز است

$$P_{n(t)} = \Phi_n^T P(t) \quad P(t) = \begin{pmatrix} * \\ * \end{pmatrix}$$

نامناسب فلکات ها

$$Y_n + \epsilon_{1PQ} \gamma_E Y_n + \omega^r Y_n = \frac{P_{n(t)}}{M_N}$$

نامناسب فلکات ها

$$Y_1 + \omega^r Y_1 = 0 \quad \text{نامناسب فلکات ها}$$

$$Y_r + \omega^r Y_r = 0 \quad \text{نامناسب فلکات ها}$$

$$Y_{ut} + \omega^r Y_{ut} = 0 \quad \text{نامناسب فلکات ها}$$

$$Y_{1(t)} = Y_{1,1} \sin \omega t + Y_{1,2} \cos \omega t$$

$$Y_{r(t)} = Y_{r,1} \sin \omega t + Y_{r,2} \cos \omega t$$

$$Y_{ut(t)} = Y_{ut,1} \sin \omega t + Y_{ut,2} \cos \omega t$$

$$Y_{1,1} = \frac{Y_{1,11}}{\omega_1} \sin \omega t + Y_{1,12} \cos \omega t$$

$$Y_{1,2} = \frac{Y_{1,12}}{\omega_1} \cos \omega t - Y_{1,11} \sin \omega t$$

$$Y_{r,1} = \frac{Y_{r,11}}{\omega_r} \sin \omega t + Y_{r,12} \cos \omega t$$

$$Y_{r,2} = \frac{Y_{r,12}}{\omega_r} \cos \omega t - Y_{r,11} \sin \omega t$$

$$Y_{ut,1} = \frac{Y_{ut,11}}{\omega_u} \sin \omega t + Y_{ut,12} \cos \omega t$$

$$Y_{ut,2} = \frac{Y_{ut,12}}{\omega_u} \cos \omega t - Y_{ut,11} \sin \omega t$$

$$Y_{1,11} = \epsilon_{1PQ} \quad Y_{1,12} = -\epsilon_{1PQ}$$

$$Y_{r,11} = \epsilon_{1PQ} \quad Y_{r,12} = -\epsilon_{1PQ}$$

$$Y_{ut,11} = \epsilon_{1PQ} \quad Y_{ut,12} = -\epsilon_{1PQ}$$

فرجه

از اینجا

$$M \ddot{V} + K V = 0$$

$$\rightarrow \ddot{V} + \frac{K}{M} V = 0 \quad \{ \alpha \} \sin(\omega t - \theta)$$

$$\ddot{V} = -\{ \alpha \} \omega^r \sin(\omega t - \theta) = -\omega^r V$$

$$[-M \omega^r + K] \{ \alpha \} = 0$$

$$|K - \omega^r M| = 0 \quad \text{نامناسب فلکات ها}$$

$$\omega^r = \sqrt{\frac{K}{M}} \quad \text{نامناسب فلکات ها}$$

$$[K - \omega^r M] \{ \alpha \} = 0 \quad \text{نامناسب فلکات ها}$$

$$V_{max} = \epsilon \frac{1}{r} \left(\frac{W}{J} \right) \omega^r V^r$$

$$= \frac{1}{r} \frac{\epsilon W}{J} \left(\frac{W}{K} + \frac{R}{K} + \frac{R^2}{K^2} \right) \omega^r$$

$$\Rightarrow T_{max} = \frac{\omega^r W}{J} \omega^r V^r$$

$$V_{max} = \epsilon \frac{1}{r} k (0 V_{max}) = \epsilon \frac{1}{r} \omega^r V^r$$

$$V_{max} = \epsilon \frac{1}{r} k_i (0 V_i) = \frac{1}{r} k_i \frac{\epsilon W}{K}$$

$$+ \frac{1}{r} k \alpha \left(\frac{\epsilon W}{K} \right)^2 + \frac{1}{r} k \left(\frac{W}{K} \right)^2 = \frac{\epsilon W^2}{K}$$

$$+ \frac{1}{r} W \frac{\epsilon W}{K} = \frac{\epsilon W^2}{K}$$

$$T_{max} = \epsilon \frac{\omega^r}{r} \frac{\epsilon W^2}{K} \omega^r \frac{\epsilon W}{K}$$

$$\Rightarrow \omega^r = \sqrt{\frac{W}{K}}$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 - \frac{1}{r} \frac{W}{K} \right) =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$+ \frac{1}{r} \frac{W}{J} \left(\frac{W}{K} \right)^2 \left(\frac{W}{K} \right)^2 =$$

$$\begin{aligned} \tau_{max} &= \left\{ \begin{array}{l} 0.144 \\ 0.170 \\ 0.181 \\ 0.191 \end{array} \right\} \\ V_{e,max} &= \left\{ \begin{array}{l} 1.11 \\ 1.19 \\ 1.21 \\ 1.24 \end{array} \right\} \end{aligned}$$

$$V_{max} = \left\{ \begin{array}{l} \frac{(v_{de1})^2}{(v_{de1})^2 + (v_{de2})^2 + (v_{de3})^2} \\ \frac{(v_{de2})^2}{(v_{de1})^2 + (v_{de2})^2 + (v_{de3})^2} \\ \frac{(v_{de3})^2}{(v_{de1})^2 + (v_{de2})^2 + (v_{de3})^2} \end{array} \right\} \left\{ \begin{array}{l} 1.08 \\ 1.08 \\ 1.08 \end{array} \right\}$$

$$\begin{aligned} \omega_1 &= 18.8 \quad \omega_2 = 8.81 \quad \omega_3 = 6.81 \\ \omega_c &= 8.81 \\ K_s &= \begin{bmatrix} 1000 & -1000 & 0 \\ 1000 & 1000 & -1000 \\ 0 & -1000 & 1000 \end{bmatrix} \\ M_s &= \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \end{aligned}$$

$$[K - \omega_n^2 M] \{ \phi_n \} = 0$$

$$M_n = \phi_n^T M \phi_n$$

$$L_n = \phi_n^T M \{ r \} \quad \delta L_n \approx 60$$

$$V_{max} = \frac{\phi_n L_n}{M_n \omega_n} S_{vn}$$

$$\frac{\phi_n L_n}{M_n \omega_n} S_{\alpha}$$

$$\delta S_{\alpha} = S_v \omega \rightarrow S_v = \frac{S_{\alpha}}{\omega}$$

$$V_{kn} = m_k \omega_n^2 V_{kn,max}$$

$$\begin{aligned} \tau &= \left\{ \begin{array}{l} 0.144 \\ 0.170 \\ 0.181 \\ 0.191 \end{array} \right\} \\ P_{de1} &= \sqrt{(\kappa_1)^2 + (\eta_1)^2 - (\alpha_1)^2} \\ P_{de2} &= \sqrt{(\kappa_2)^2 + (\eta_2)^2 - (\alpha_2)^2} \\ P_{de3} &= \sqrt{(\kappa_3)^2 + (\eta_3)^2 - (\alpha_3)^2} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \phi^T P &= P_1 + P_2 + P_3 - P_h \\ &\text{لایه در منطبق ایزی می باشد و بزرگتر از شوک طی طبقه ایزی می باشد، خودنی می باشد} \\ &\text{دکله در هر دو طبقه ایزی می باشد و بزرگتر از شوک طی طبقه ایزی می باشد} \\ &\text{در اینجا نظر نمایش داده شده است که در اینجا} \\ &\text{دکله در هر دو طبقه ایزی می باشد و بزرگتر از شوک طی طبقه ایزی می باشد} \end{aligned}$$

$$V_{max} = \frac{\phi_n L_n}{M_n \omega_n} S_{vn}$$

$$V_{max} = \sqrt{V_{de1}^2 + V_{de2}^2 + V_{de3}^2}$$

$$K_s = \begin{bmatrix} 1 & -1 & 0 \\ -1 & 1 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix}$$

$$M_s = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \quad \delta S_{\alpha}$$

$$[K - \omega_n^2 M] \{ \phi_n \} = 0$$

$$\omega_p = 18.8 \rightarrow T_p = \frac{2\pi}{\omega_p} = 1.04 \text{ s}$$

$$S_{vn} = 1.1 \quad \delta S_{\alpha} = 1.1 \quad \delta S_{\alpha} = 1.1$$

$$[K - \omega_n^2 M] \{ \phi_n \} = 0$$

$$M_n = \phi_n^T M \phi_n$$

$$M_s = 100 \quad M_p = 100 \quad \epsilon = 0.001$$

$$M_a = 100$$

$$L_n = \phi_n^T M \{ r \} \quad \delta L_n \approx 60$$

$$L_1 = 100 \quad L_2 = 100$$

$$V_{de1} = 100$$

$$V_{de2} = 100$$

$$V_{de3} = 100$$

$$\frac{1}{100} \times \frac{1}{100} \times \frac{1}{100}$$

$$P_i = \frac{[m] \{ \phi_n \}}{\{ \phi_n^T \} [m] \{ r \}} \times F_n$$

$$\begin{aligned} Y_{(t)} &= \phi_1 Y_{1(t)} + \phi_2 Y_{2(t)} + \phi_3 Y_{3(t)} \\ Y_{1(t)} &= \begin{cases} 1 \\ \frac{1}{100} \end{cases} \\ Y_{2(t)} &= \begin{cases} 1 \\ -100 \end{cases} \\ Y_{3(t)} &= \begin{cases} 1 \\ -100 \end{cases} \end{aligned}$$

$$+ \begin{cases} 1 \\ -100 \end{cases} Y_{4(t)}$$

$$S_v = \omega S_d \quad \omega = \frac{100}{100} = 1$$

$$V_{max} = \frac{S_v}{\omega} \rightarrow S_{\alpha} = \omega S_v = \omega S_d$$

$$\begin{aligned} \delta &= M \phi^T Y_{(t)} + C \phi^T \dot{Y}_{(t)} + K \phi^T Y_{(t)} \\ &= \phi^T M \{ r \} \end{aligned}$$

$$Y_n + \gamma_n \dot{Y}_n + \omega_n^2 Y_n = \frac{L_n}{M_n} \frac{S_d}{\omega}$$

$$V_{hn,max} = \frac{\phi_n L_n \cdot S_{vn}}{M_n \omega_n} \rightarrow$$

$$\frac{\phi_n L_n}{M_n} S_d \rightarrow$$

$$\frac{\phi_n L_n}{M_n \omega_n} S_d \rightarrow$$

$$SRSS \cdot V_{max} = \sqrt{V_{de1}^2 + V_{de2}^2 + V_{de3}^2}$$

$$\frac{L_n}{M_n} \rightarrow \frac{1}{\sum m} \rightarrow$$

$$SRSS \cdot V_{max} = \frac{1}{\sum m} \rightarrow$$

$$F_n = \left\{ \frac{L_n}{M_n} \right\} S_{\alpha}$$

$$L_n = \{ \phi_n^T \} [m] \{ r \}$$

$$M_n = \{ \phi_n^T \} [m] \{ \phi_n \}$$

$$SRSS \cdot F = \sqrt{F_1^2 + F_2^2 + \dots + F_n^2}$$

$$\frac{[m] \{ \phi_n \}}{\{ \phi_n^T \} [m] \{ r \}} \times F_n$$

