

بِسْمِ اللّٰهِ الرَّحْمٰنِ الرَّحِیْمِ

دکتر آفرانی زاده

محمد کاظم

فہرست منابع و مراجع :

- 1) Rosenbluth, Design of Earthquake Resistant Structure.
- 2) Green, N.B. Earthquake Resistant Building Design & Construction
- 3) Borg. Earthquake Engineering, Damage Assessment and Structural Design.
- 4) Newmark & Rosenbluth. Fundamental of Earthquake Engineering.
- 5) Clough & Pensiun. Dynamics of Structures.
- 6) Krinsha. Elements of Earthquake Engineering.
- 7) Wiegel. Earthquake Engineering.

(۱) حصہ طراحی

(۲) حصہ طراحی و اجراء

(۳) تئوری اندیس زلزلہ

(۴) تحلیل و تئوری

(۵) دینامیک سازه

(۶) تئوری و طراحی

(۷) جمع آوری کتب سری مقالات مربوط به اندیس زلزلہ

سکوه ارزیابی:

- (۱) تکلیف ۱۵٪
- (۲) اتقان میان تمام ۲۵٪
- (۳) اتقان پایان تمام ۵۰٪
- (۴) پروژه ۱۰٪

کنترل و مهندسی زلزله کنونی دوم و زلزله‌شناسی مهندسی

زلزله و واکنشی طبیعی به عدت حرکات پوسته زمین است.

زلزله‌شناسی مهندسی به سبب ارتعاش از می پر دراز که تحمل ایجا می شود (طوفان) تا نقطه از که اوج لور زمین انتقال پیدا می کند.

مهندسی زلزله و بررسی رفتار زلزله مقاوم نکات مهم زلزله‌شناسی از زلزله می باشد.

$$* g = 9.81 \frac{m}{s^2} = 386.06 \frac{in}{s^2} = 32.17 \frac{ft}{s^2}$$

$$* 1 \text{ kips} = 1000 \text{ lb وزنی} \quad 1 \text{ ft} = 12 \text{ in}$$

* lb وزنی را اگر بر g تقسیم کنیم lb جرمی بوجود می آید.

$$* \text{psi} = \text{pound per square inch} = \frac{\text{lb وزنی}}{\text{in}^2}$$

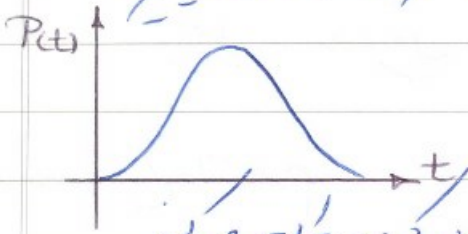
$$* \text{kpsi} = 1000 \text{ psi}$$

$$\frac{\text{lb} \cdot \text{in}}{\text{sec}^2} = \text{lb جرمی}$$

مدل دینامیک

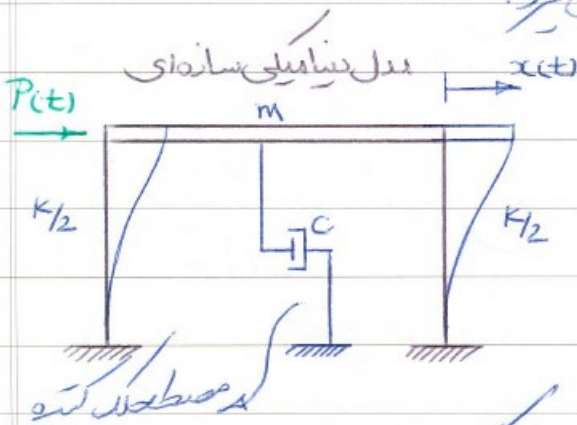
فصل اول هر مقدمه ای بر دینامیک سازه ها

بار دینامیکی بار است که اندازه، جهت و نقطه اثرش بازوای تغییر کند.



صاف و تحمل سازه در مقابل بار.

در مدل استاتیکی نیروی و تنش که در المان می سه کرده و طراحی می کنیم
در مدل دینامیکی آنچه اهمیت دارد تغییر مکان است. با تغییر مکان نیروی و تنش که طراحی سه کرده، طراحی صورت می گیرد.

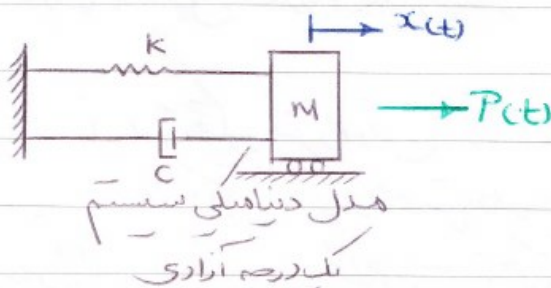


انواع
جنب
صلبت
مقطع
تلبه

مقدار تغییر مکان سه نه بخشی توان استاتیکی دارد

بلی از عوامل بسیار مهم در سازه است.
عقل هم دیگر مریانی سازه است سه سه در اصطلاح فرکانس در مصالح
سازه استاتیکی دارد.

از آنجا که می‌دانیم معادله حرکت را تعیین کنیم
 معادله حرکت می‌دانیم که در اصل این تابع حرکت (تغییر مکان) را
 بدست آورد
 عمل دنیا خیلی ساده‌تر قبل را به صورت زیر می‌توان نشان داد:



$x(t)$ تابع حرکت جسم

چون سقف صلب است تنها درگیر
 جهت حرکت داریم. پس یک درجه آزادی
 دارد.

هر مدل سیستم یک درجه آزادی را باید بصورت بالا در آوریم. هم اینگونه نشود
 اشتباه شده است.

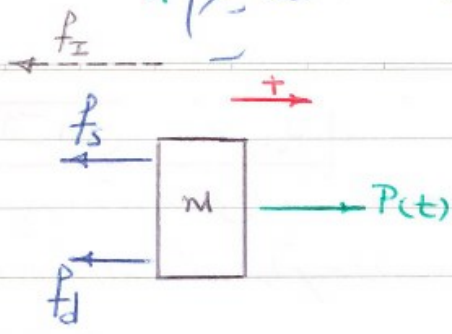
قدم بعدی روش تعیین معادله حرکت می‌باشد. (معادله حرکت معادله حرکت
 است بر حسب تابع حرکت، که در اصل متغیر این تابع حرکت بدست می‌آید)
 روش کم‌ترین تغییر معادله حرکت:

روش مستقیم

این روش از کاربرد اعمال قانون دوم نیوتن بدست می‌آید.
 قانون دوم نیوتن کلیه نیروهای اعمالی بر جسم را برابر است با جسم ضرب در
 شتاب در جهت هر آنستند.

وقتی $x(t)$ در جهت مثبت است $\dot{x}(t)$ هم در جهت مثبت است

* انجیرس راجھا تہ نیروی دغلاف آہت حرکت در نظری بیہیم *



حجم رادر حرکت $x(t)$ حرکت
 می دھم. با این طار نیروی
 ریاضی راجھا تہ شخص
 می گردد.

$$\Sigma F_x = m a_x = F_I \quad (1)$$

اعمال قانون دوم نیوتن و

$$-F_d - F_s + P(t) = F_I \quad (2)$$

F_I و نیروی انجیرسی

$$F_I + F_d + F_s = P(t) \quad (3)$$

معادله بتادل دنیا صلی

این معادله، معادله حرکت تہ

$$F_s = k x(t) \quad (4)$$

$$F_d = c \dot{x}(t) \quad (7)$$

$$F_I = m \ddot{x}(t) \quad (5)$$

انرگت مہ فائش راجھا تہ مہتر نیروی دوار دھیم علی العمل بیہیمی داریم
 بی (6) $F_d \propto \dot{x}$

ضریب استھلاک c

برآتر جا بیگزینی بوالج 4, 5, 7 دررالط 3 خواصم دانت و

$$m \ddot{x} + c \dot{x} + kx = P(t) \quad (8)$$

این معادله، معادله حرکت است. از نظر ریاضی حجم معادله دفرانسیل
 درص دوم خطی است. علت خطی بودنی است کہ بسیار کمتر از سمت چپ
 معادله ثابت هستند.

فرضاً اگر k نا صفری از حرکت بودر معادله غیر خطی می شد.

حل معادله حرکت و

(۱) حالت اول $P(s) = 0$

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = 0 \quad (9)$$

این معادله، حالتی است که در سیستم تغییر مکان اولیه اعمال کنیم. این ارتعاش ارتعاشی است که در اثر حذف نیرو ایجاد می شود. در این صورت ارتعاش آزاد داریم. بر این دستگاه، دستگاه بلبرینگ آزاد با ارتعاش آزاد می باشد.

$$\ddot{x} + \frac{c}{m}\dot{x} + \frac{k}{m}x = 0 \quad (10)$$

تعریف می کردیم ω_n

$$\left\{ \begin{array}{l} \frac{k}{m} = \omega_n^2 \quad (11) \quad \omega_n = \text{فرکانس طبیعی} \\ \frac{c}{m} = 2\zeta\omega_n \quad (12) \quad \zeta = \text{نسبت استهلاک بحرانی} \end{array} \right.$$

این از جایگزینی کردن روابط 11 و 12 در رابطه 10 خواهیم داشت.

$$\ddot{x} + 2\zeta\omega_n\dot{x} + \omega_n^2x = 0 \quad (13)$$

این معادله، معادله حرکت ارتعاشی آزاد سیستم بلبرینگ آزاد است.

$$x(t) = X e^{\lambda t} \quad (14)$$

فرض می کنیم $x(t)$ جواب معادله باشد (X عدد ثابت است)

$$\dot{x}(t) = X\lambda e^{\lambda t} \quad \ddot{x}(t) = X\lambda^2 e^{\lambda t}$$

$$\rightarrow X e^{\lambda t} (\lambda^2 + 2\zeta\omega_n\lambda + \omega_n^2) = 0$$

از $X e^{\lambda t} = 0$ باشد یعنی حرکتی نداریم. پس داخل پرانتز باید صفر باشد.

$$\lambda^2 + 2\xi\omega_n\lambda + \omega_n^2 = 0 \quad (15)$$

$$\rightarrow \lambda_1, \lambda_2 = -\xi\omega_n \pm \omega_n\sqrt{\xi^2 - 1} \quad (16)$$

$$\rightarrow x(t) = Ae^{\lambda_1 t} + Be^{\lambda_2 t} \quad (17)$$

شرایط مرز برای هر دو به شکل است. اما چون اینها بازمانده بود داریم
باشه شرط اولیه هوا صفتیم.

$$\begin{cases} x(t=0) = X_0 & \text{تغییر مکان اولیه} \\ \dot{x}(t=0) = \dot{X}_0 & \text{سرعت اولیه} \end{cases} \quad (18)$$

که تغییر مکان اولیه و سرعت اولیه منفی باشد حرکت اولیه نداریم. در غیر این صورت
حرکت اولیه را داریم.

۱) حالت اول (ارتعاش آزاد بدون اصطکاک) (حار و سرد ساده) :

با فرض اینکه اصطکاک قابل صرف نظر کردن باشد $\xi = 0$ و $c = \xi = 0$

$$\lambda_{1,2} = \pm i\omega_n$$

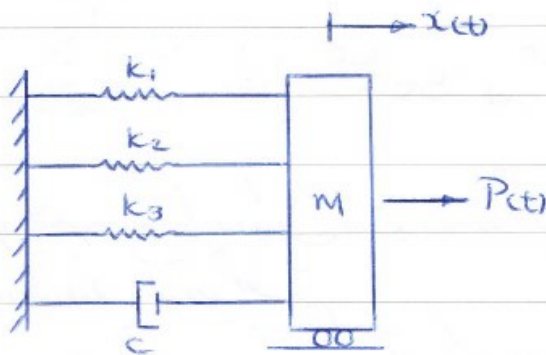
$$\begin{cases} x(t) = Ae^{i\omega_n t} + Be^{-i\omega_n t} \end{cases}$$

حرکت نوسانی که هر دو \cos و \sin است $x(t) = C \cos \omega_n t + D \sin \omega_n t$

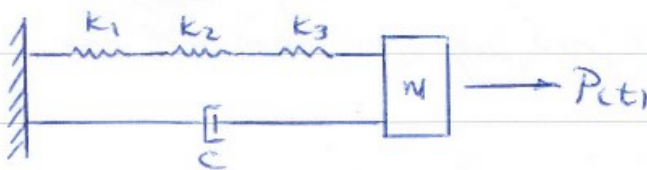
ω_n فرکانس طبیعی سیستم است. یعنی همواره اگر نیروی به سازه اعمال
شود و حرکت داشته باشیم این فرکانس همیشه وجود دارد.

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

مسئله اول ۶ در صورتی که عدل یک دیواره آزاد سیستم نازدهای در صورت
 زیر باشد، مطلوب تعیین معادله حرکت و هم چنین تابع تغییر مکان
 آن $P(t) = 0$ و $k_1 = k_2 = k_3 = k$ و $c = 0$ باشد.



مسئله دوم ۶ در صورتی که عدل یک دیواره آزاد سیستم نازدهای در صورت شکل مقابل می باشد
 مطلوب تعیین معادله حرکت و هم چنین تابع تغییر مکان آن در صورتی که
 $P(t) = 0$ و $k_1 = k_2 = k_3 = k$ و $c = 0$ باشد.

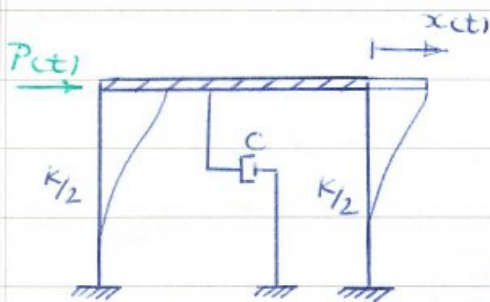


$$e^{i\beta x} = C_1 \cos \beta x + i \sin \beta x \quad e^{-i\beta x} = C_2 \cos \beta x - i \sin \beta x$$

یادآور کنید

$$ax^2 + bx + c = 0 \rightarrow x = \frac{-b \pm \sqrt{b^2 - 4ac}}{2a}$$

$$\rightarrow x = \frac{-b' \pm \sqrt{b'^2 - ac}}{a} \quad (b' = b/2)$$



$$x(t) = C \cos \omega_n t + D \sin \omega_n t$$

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

اعمال شرط اولیه

$$\begin{cases} x(0) = X_0 \\ \dot{x}(0) = \dot{X}_0 \end{cases}$$

$$x(0) = X_0 = C \Rightarrow C = X_0$$

$$\dot{x}(0) = \dot{X}_0 = D \omega_n \Rightarrow D = \frac{\dot{X}_0}{\omega_n}$$

$$\Rightarrow x(t) = X_0 \cos \omega_n t + \frac{\dot{X}_0}{\omega_n} \sin \omega_n t$$

زمانی که هم سرعت اولیه و هم تغییر مکان اولیه صورتی باشد حرکت نداریم

$$x(t) = X \cos(\omega_n t - \varphi)$$

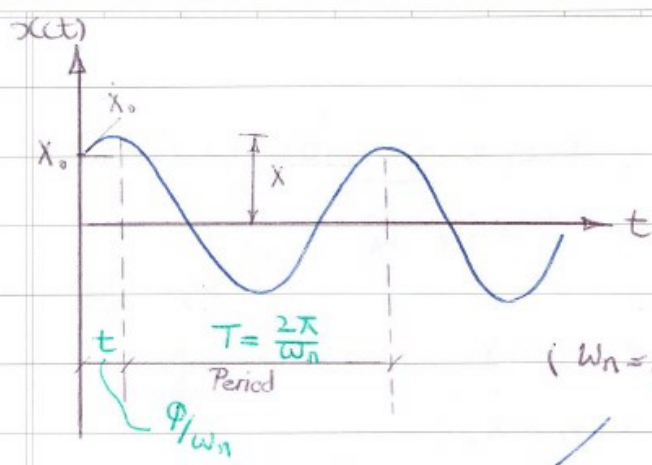
فرض ۸

برای رابطه بالا رابطه هم خواصم داشته

$$\left\{ \begin{array}{l} X = \sqrt{X_0^2 + \left(\frac{\dot{X}_0}{\omega_n}\right)^2} \quad \text{دامنه نوسان} \end{array} \right.$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \varphi = \text{tg}^{-1}\left(\frac{\dot{X}_0}{\omega_n X_0}\right) \quad \text{زاویه فاز} \end{array} \right.$$

نوسان و طول مدت تغییر روابط فوق



$$x(t) = X C_1 (\omega_n t - \phi)$$

$$X = X C_1 (\omega_n t - \phi)$$

$$\omega_n t - \phi = 0$$

$$\rightarrow t = \phi / \omega_n$$

$$(\omega_n = \sqrt{\frac{k}{m}})$$

اگر مقدار $c = 0$ باشد تا می بینیم که این حرکت را داریم
 فرکانس طبیعی کمتر و حرم کشگی دارد.

مقادیر خاصی کمتر دارند پس فرکانس این کم و در نود و شصت حالات.

واحی اطراف کانوس، نوسان را ایجاد می کند. در این فرکانس زیاد است
 پس Period شان کم است و این اتفاق بدیده شد و را ایجاد می کند
 (وقتی فرکانس زیاد یا فرکانس سازه کمتر باشد تغییر رخ می دهد)

↑ فرکانس ⇒ Period ↓

۱۲ حالت دوم (ارتعاش آزاد استخوان) $c \neq 0, \xi < 1$

$$\lambda_1, \lambda_2 = -\xi \omega_n \pm \omega_n \sqrt{\xi^2 - 1}$$

$$\lambda_1, \lambda_2 = -\xi \omega_n \pm i \omega_n \sqrt{1 - \xi^2}$$

$$\omega_d = \omega_n \sqrt{1 - \xi^2}$$

$$\Rightarrow \lambda_1, \lambda_2 = -\xi \omega_n \pm i \omega_d$$

$$x(t) = A e^{\lambda_1 t} + B e^{\lambda_2 t} = A e^{-\xi \omega_n t + i \omega_d t} + B e^{-\xi \omega_n t - i \omega_d t}$$

$$x(t) = e^{-\xi \omega_n t} (C \cos \omega_d t + D \sin \omega_d t)$$

برای حرکت، حرکت نوسانی صاف، یا نوسان زوالی، حرکت، و در این حرکت نوسان کاهش می‌یابد.
اعمال شرط اولیه

$$x(0) = X_0$$

$$\dot{x}(0) = \dot{X}_0$$

نیاز به تعیین ضرایب شرط اولیه در رابطه اصلی خواهیم داشت.

$$x(t) = e^{-\xi \omega_n t} \left(X_0 \cos \omega_d t + \frac{\dot{X}_0 + \xi \omega_n X_0}{\omega_d} \sin \omega_d t \right)$$

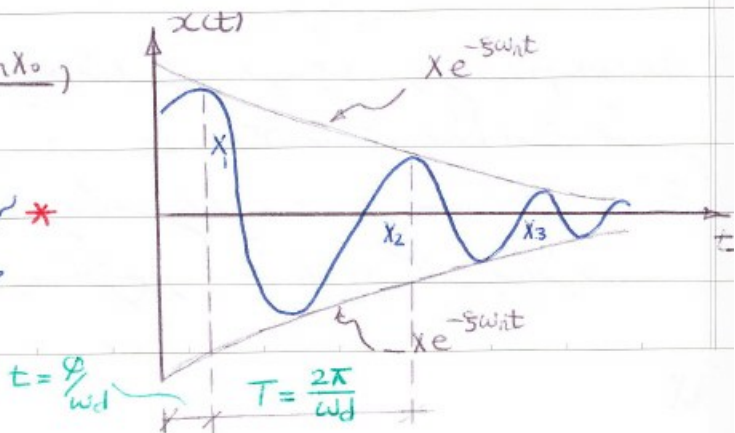
$$x(t) = \underbrace{X}_\text{دامنه} e^{-\xi \omega_n t} \cos(\omega_d t - \varphi)$$

$\Rightarrow \omega_d \approx \omega_n$ در سازه‌ها $2/7 < \xi < 7/2$ تغییر دارد.

$$X = \left[\left(\frac{\dot{X}_0 + \xi \omega_n X_0}{\omega_d} \right)^2 + X_0^2 \right]^{1/2}$$

$$\varphi = \tan^{-1} \left(\frac{\dot{X}_0 + \xi \omega_n X_0}{\omega_d X_0} \right)$$

* برپرداشت این فقط دامنه کاهش می‌یابد.



ضریب کاهش تکراری δ

$$\frac{X_k}{X_{k+1}} = \frac{X e^{-\xi \omega_n (kT)}}{X e^{-\xi \omega_n (k+1)T}} = \frac{1}{e^{-\xi \omega_n T}}$$

$$\Rightarrow \frac{X_k}{X_{k+1}} = e^{\xi \omega_n \left(\frac{2\pi}{\omega_d}\right)}$$

$$\delta = \ln \frac{X_k}{X_{k+1}} = 2\pi \xi \frac{\omega_n}{\omega_d}$$

$$\omega_d = \sqrt{1 - \xi^2} \cdot \omega_n \Rightarrow \delta = 2\pi \frac{\xi}{\sqrt{1 - \xi^2}}$$

$$\delta = 2\pi \xi$$

بار ξ در نوبت

$$\Rightarrow \xi = \frac{1}{2\pi} \ln \left(\frac{X_k}{X_{k+1}} \right)$$

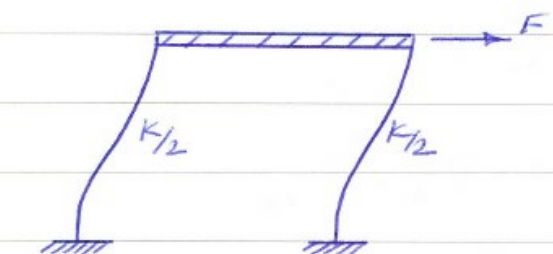
از خواص رابطه فوق، بار از حاصلی عمودی تر، یعنی بار اصلی که n سیکل کامل شود از رابطه X_k مورد نظر باشد، خواصم دانسته

$$\xi = \frac{1}{2\pi n} \ln \frac{X_k}{X_{k+1}}$$

درین آه و تاب بی طبقه شکل در محفوظ است. در صورتی که در زمان $W = 200$ kips
 (1 kip = 1000 lb) و برورد از $T = 0.25$ باشد، مطلوبت لغزش
 تابع تغییر مکان در حالتی که $X_0 = 2$ in، سرعت اولیه صورت
 $X_0 = 1.5$ in/sec باشد، مقدار حداکثر برش یا در اصل که حداکثر شدت
 لغزش را بدست آید

۴ در صورتیکه در هر یک شماره ۱ مقدار ثابت الاستیک هر یک از ۲ و تغییر
 یکسان بوده 5 inch و سرعت اولیه هر یک از طول است تغییر تابع تغییر
 یکسان در تمام تابع در افق تغییر مکان بعد از دو سیکل کامل

مثال و قیاس شکل از محفوظات در صورتیکه نیروی F مطابق شکل در اثر اعمال
 گرد و دین از آن نیز حذف شود دامنه حرکت پس از یک رفت برگشت 0.16 in
 باشد، طول است تغییر a



$$T = 1.4 \text{ sec}$$

$$F = 20,000 \text{ lb}$$

- (۱) لافزن مور
- (۲) فرکانس الاستیکی ω_d
- (۳) ζ و ξ
- (۴) دامنه پس از ۶ سیکل کامل

$$X_0 = 0.20 \text{ in}$$

$$T = \frac{2\pi}{\omega_n} = \frac{2\pi}{\sqrt{\frac{kg}{mg}}} = \frac{2\pi}{\sqrt{\frac{gk}{W}}}$$

$$\omega_n = \omega_d \quad (۱) \text{ فرض}$$

$$\Rightarrow W = \left(\frac{T}{2\pi}\right)^2 k \cdot g$$

$$F = kX_0 \Rightarrow k = \frac{F}{X_0} = \frac{20,000}{0.2} = 100,000 \text{ lb/in}$$

$$W = \left(\frac{1.4}{2\pi}\right)^2 (100,000)(380) = 1.92 \times 10^6 \text{ lb}$$

$$\omega_d = \frac{2\pi}{T} = \frac{2\pi}{1.4} \Rightarrow \omega_d = 4.48 \text{ rad/s} \quad (۲)$$

$$\zeta = \frac{1}{2\pi} \ln \frac{X_k}{X_{kri}} \Rightarrow \xi = \frac{1}{2\pi} \ln \frac{X_0}{X_1} = \frac{1}{2\pi} \ln \frac{0.2}{0.16} \quad (۳)$$

$$= 0.0355 \Rightarrow \xi = 3.55\%$$

دائری از n سیکل : $X_n = X_0 \left(\frac{X_1}{X_0} \right)^n$

$$C = 2 \xi m \omega_n = 2 (0.0355) \left(\frac{1.92 \times 10^6}{386} \right) (4.48)$$

$$= 1.58 \times 10^3 \text{ lb/in/s}$$

$$\omega_d = \omega_n \sqrt{1 - (0.0355)^2} = \omega_n (0.999)^{1/2} \approx \omega_n$$

فرض صحیح است

$$\xi = \frac{1}{2\pi} \ln \frac{X_k}{X_{k+1}} = \frac{1}{2\pi} \ln \frac{X_0}{X_1} \quad (4)$$

$$\xi = \frac{1}{2\pi n} \ln \frac{X_k}{X_{k+n}} = \frac{1}{2\pi(6)} \ln \frac{X_0}{X_6}$$

⇒

$$\frac{1}{2\pi} \ln \frac{X_0}{X_1} = \frac{1}{2\pi(6)} \ln \frac{X_0}{X_6} \Rightarrow \left(\frac{X_0}{X_1} \right)^6 = \frac{X_0}{X_6}$$

$$\Rightarrow X_6 = X_0 \left(\frac{X_1}{X_0} \right)^6 \Rightarrow X_6 = 0.2 \left(\frac{0.16}{0.2} \right)^6 = 0.054 \text{ in}$$

۱۳) حالت سوم $\xi \geq 1$ (ارتعاش آزاد با امپدانس کم از فرکانس بحرانی)
الف) $\xi = 1$

$$\lambda_{1,2} = -\xi \omega_n \pm \omega_n \sqrt{\xi^2 - 1}$$

$$\xi = 1 \Rightarrow \lambda_{1,2} = -\xi \omega_n$$

ریشه مضاعف

$$\Rightarrow x(t) = A e^{-\xi \omega_n t} + B t e^{-\xi \omega_n t}$$

این تابع به نالغی نمایی است. در این حالت هر چه داریم در دسترس فرکانس پایین
برای دلیل در این حالت ارتعاش آزاد با امپدانس کم از فرکانس بحرانی می‌باشد

$$\xi = 1 \rightarrow \text{لبه امپدانس بحرانی}$$

(Critical Damped)

(ب) $\xi > 1$

$$\lambda_{1,2} = \frac{-\zeta \pm \sqrt{\zeta^2 - 1}}{m} \quad \text{Real roots}$$

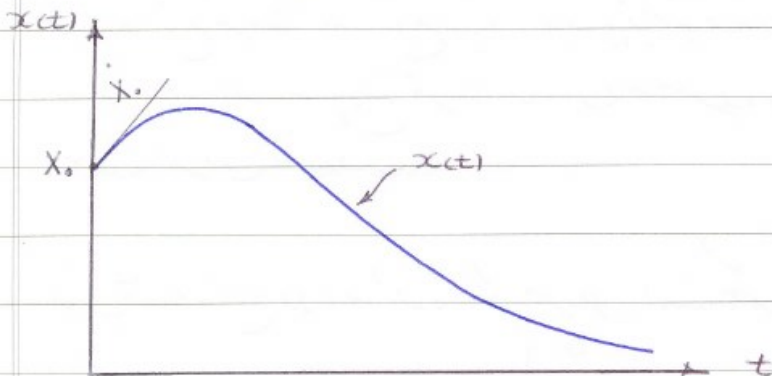
$$x(t) = Ae^{\lambda_1 t} + Be^{\lambda_2 t}$$

(over Damped)

در این حالت حرکت نوسانی نداریم

حالت نوسانی بودن بصورت \sin و \cos و C_1 و C_2 بود.
در این حالت ارتعاش آزاد با استخلاف فوق بحرانی تولید

تعیین ضرایب A, B



$$\xi = \frac{c}{2m\omega_n}$$

$$\xi = 1 = \xi_c \Rightarrow c_c$$

$$\Rightarrow 1 = \frac{c_c}{2m\omega_n} \Rightarrow c_c = 2m\omega_n$$

بر حسب تعریف ξ نسبت استخلاف بحرانی است می داریم $\xi = \frac{c}{c_c}$

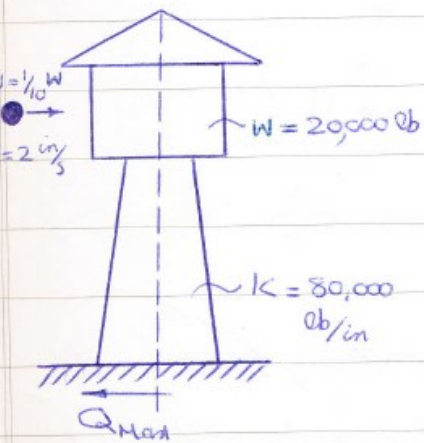
$$\Rightarrow \xi = \frac{c}{2m\omega_n}$$

ξ ضریب استخلاف موجود در ضریب استخلاف بحرانی است.

از ضرب التخمات c بزرگتر از ضرب التخمات بحرانی (c_c) باشد سیستم را فوق بحرانی (over Damped) می نامیم و اگر کوچکتر از c_c باشد سیستم را نوسانی (Under Damped) می گویند. حرکت سیستم نوسانی خواص دارد.

در حالت $c > c_c$ باشد حرکت سیستم دیگر حرکتی ارتعاشی یا نوسانی نخواهد بود زیرا تابع حرکت کبی تابع نمایی بوده و دامنه نوسان بود به صیرابی می رود و در نهایت بدون هیچ حرکت نوسانی به صفر می رسد. این حالت را حالت فوق بحرانی می نامند.

تمرین ۵: ۱. مینج آبی مطابق شکل موضوع است که وزن آن مینج $20,000 \text{ lb}$



و سختی پایه های مینج $80,000 \text{ lb/in}$ وزن

شود و این مینج کت اثر نیروی قرار گیرد که مقدار

آن $F = 16,000 \text{ lb}$ باشد، مطلوبت تعیین

دامنه حرکت پس از 3، 5، 10 سیکل

نیت التخمات بحرانی مینج، ضرب التخمات،

فرکانس طبیعی و فرکانس التخماتی در صورتیکه

دامنه نوسان پس از یک رفت و برگشت به $2/3$

صالت اولیه کاهش یابد.

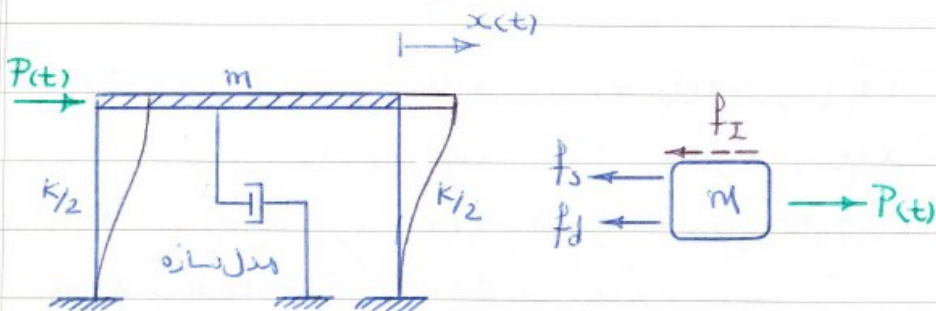
تمرین ۶: ۲. در صورتیکه در یک سطح ۱ طولهای بروزن $w = 0.1 W$ پایه عدت

$V = 2 \text{ in/s}$ به مینج اصابت کند و نوع تصادم الاستیک فرض شود مطلوبت

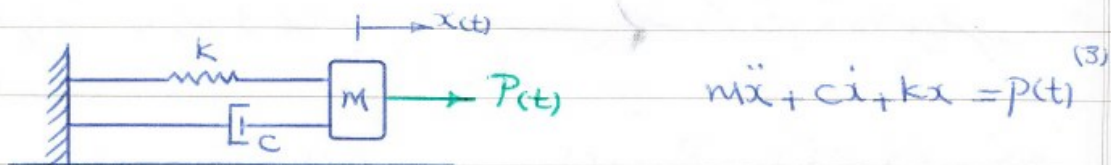
تعیین تابع تغییر مکان، مقدار Q_{Max} پس پایه در رسم گشتی در صورتیکه $\xi = 5\%$

در نظر گرفته شود.

معادله حرکت قاب بدون جرم زمین 8

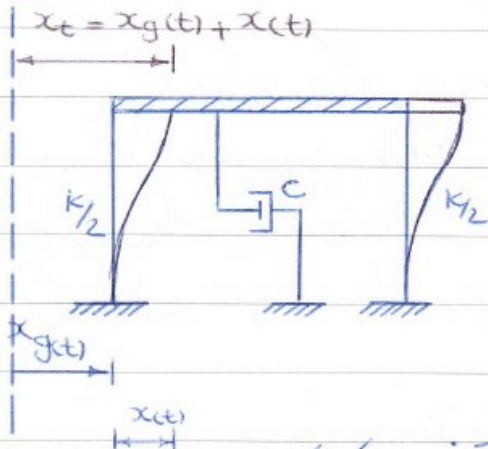


$$\sum F(x) = 0 \quad (1) \Rightarrow -f_I - f_d - f_s + P(t) = 0 \quad (2)$$



$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = P(t) \quad (3)$$

مدل دینامیکی سیستم یک درجه آزادی



$$P(t) = 0 \quad (4)$$

$$f_I + f_d + f_s = 0 \quad (5)$$

$$f_s = kx(t) \quad (6)$$

$$f_d = c\dot{x}(t) \quad (7)$$

f_d و f_s فرقی با صحت عمل ندارند.
زمانی نیرو در قتر یا لنگر حرکت کننده (خبره می شود) در این حالت به انحراف در حرکت

دانشه باشد $f_I = m\ddot{x}_t$ (8) نیرو انحرافی

نسبتی به نقطه زمین وارد می شود + نسبت نا انحرافی نسبی به نقطه به ناه = نسبت مطلق جسم

$$m\ddot{x}_t + c\dot{x}_t + kx(t) = 0 \quad (9)$$

$$x_t = x(t) + x_g(t) \quad (10)$$

$$\ddot{x}_t = \ddot{x}(t) + \ddot{x}_g(t) \quad (11)$$

$x_g(t)$ نسبت به پایه است در حرکت تغییر نمی کند

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = -m\ddot{x}_g(t) \quad (12)$$

از جایگزینی رابطه 11 در 9 داریم و (12) $x(t)$ است

از رابطه 12، اما 3 معادله نیم اینج صورتی می شود که $m\ddot{x}_g(t)$ به نیروی خارجی است

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = P_{eff}(t) \quad (13)$$

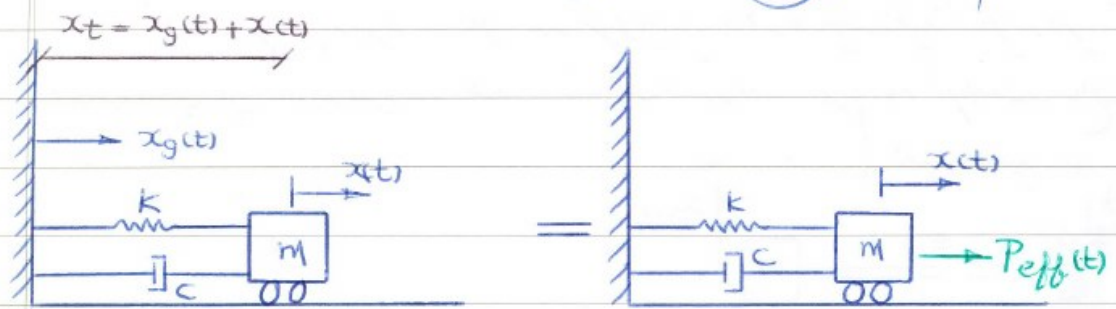
$$P_{eff}(t) = -m\ddot{x}_g(t) \quad (14)$$

نیروی مؤثر

نیروی لرزه در جسم به سمت راستی دارد و چون سازه به سمت راست نیروی دارد به سازه به سمت چپ وارد می شود، لذا یک سازه در جهت راست بسیار راحت دارد Drift تغییر مکان نسبی طبقات است. اثر Drift که به سمت راست بر دیگری زیاد شد، آن طبقه اصطلاحاً طبقه نرم می گردد و احتمال تخریب زیادی گردد.

کمی سازه لرزه کمی صدمه دارد در سیکل آن به سمت راست و چپ اعصاب میزبان و تغییر شکل پلاستیکی گردد

ساختن یکی در طبقه اولی است که بیوت دارد میون دوایر برشی و بارهای
 رانم از اوانش فضای یارگیگ همی دارنده. طبقه نرم ایی باشنده ساختن
 در عینکام زلزله دور طبقه اول تخریب می گردد.



مدل مکانیکی سیستم تحت اثر حرکت زمین
 کافی است همان سیستم fix را حفظ کنیم و فقط نیروی مؤثر زلزله را اضافه کنیم
 $x(t)$ حرکت جرم است نسبت به بار
 نسبت نسبت به بار می توانیم حرکت کنند. جرم در طبقات هم زلزله نسبت به زمین
 طبقات تدریج می شود.

$$\ddot{x} + \frac{c}{m} \dot{x} + \frac{k}{m} x = \frac{1}{m} P_{eff}(t) \quad (15)$$

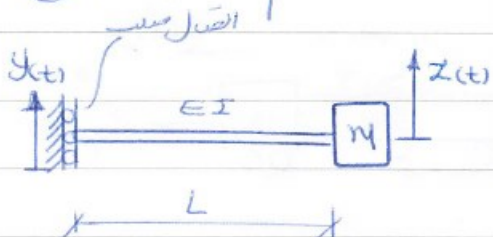
$$\ddot{x} + 2\zeta \omega_n \dot{x} + \omega_n^2 x = \frac{1}{m} P_{eff}(t) \quad (16)$$

۱) نیروی زلزله علاوه بر جرم به شتاب زمین هم بستگی دارد. این شتاب را نسبت به
 کرده غیر از منطقه است. با تدریج زلزله رانده و مقاومت سازه می گردد تا آنکه در مقابل
 زلزله مقاومت کند.

۲) زون کل نسبت زلزله است. دو سمت است. ۱) زمانی که اوج حرکت زمین را رانده
 می رسد. ۲) زمانی که اثر زلزله (بار زلزله) منتقل می شود.

سخت دوم معمولاً کمتر از ۱۵ ثانیه است. این زمان (سخت دوم) مدت دوام زلزله است که در صورتی نیست باشد قدرت تخریب هم بیشتر است.

نمودی ۱-۷ تیر پهن بر دار شکل زیر مفروض است. در صورتیکه یک پایه این تیر حرکت افقی حرکت $y(t)$ قرار گیرد، مطلوب است معادله حرکت جسم m محاسب تابع $z(t)$



نمودی ۲-۸ سازه شکل مقابل مفروض است.

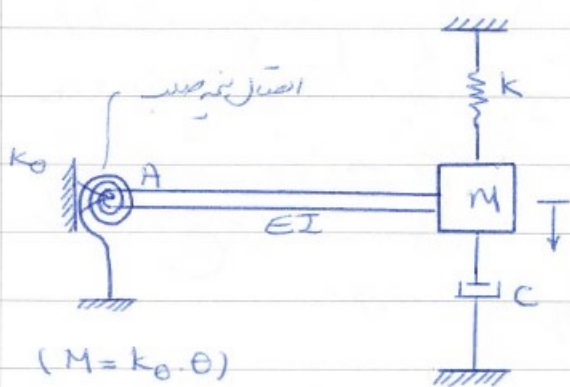
تیر پهن بر دار AB می‌باشد.

پایه A در تیر یک پایه A علاوه بر نوار است.

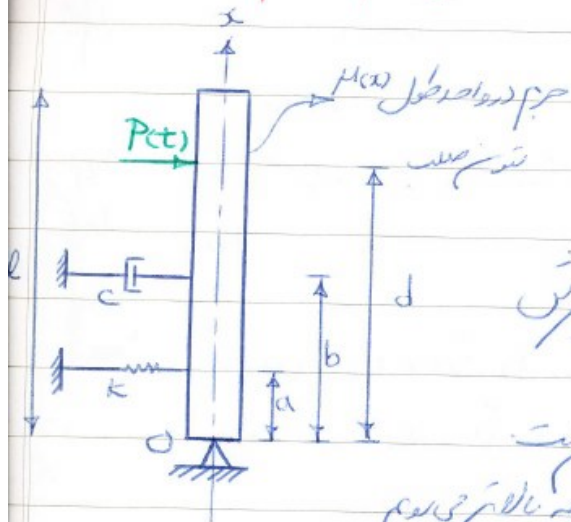
تیر پهن بر دار AB می‌باشد.

حرکت جسم m را محاسب $y(t)$

در صورت k (یعنی $k\theta$ است)



معادله حرکت در سیستم مختصات زرفال برابر اجسام با جرم کمتر شده



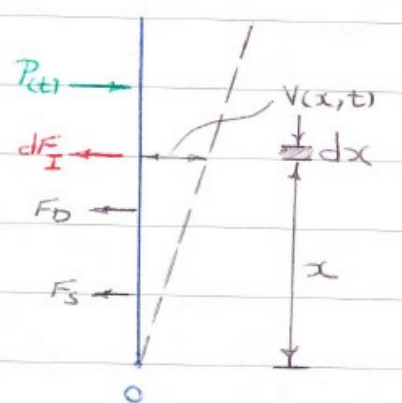
الف) جسم صلبه

اگر جسم کوچک بود که حرکت جسم در حالت حرکت صافی است

در صورتی که تابع تغییر مکان x و تغییرات t

حال اولی قدم تغییر تابع تغییر مکان است در نقطه 0، تغییر مکان صافی است

در نقطه 0، تغییر مکان صافی است و البته به مکان زرفال است این تابع تغییر مکان را با $V(x, t)$ می‌نویسند



$$V(x, t) = \psi(x) \cdot Y(t)$$

$\psi(x)$ = تابع شکلی یا مکانی

$Y(t)$ = تابع زمانی

تابع مکانی را بصورتی می‌نویسند در مقدار کمترین $\psi(L) = 1$ است واحد باشد

$$\Rightarrow \psi(x) = x/L$$

اینکه هم است در نسبت به $Y(t)$ است

$$V(x, t) = x/L \cdot Y(t)$$

تعیین معادله حرکت (روش المان)

$$F_I + F_D + F_S = P(t)$$

در حالت جسم کمتر شده سیستم

$$M_I + M_D + M_S = M_{pct}(t) \quad (6)$$

برابر جرم کسترده داریم و
حول 0 می‌کنیم پس می‌گیریم:

$$M_{pct}(t) = P_{ct}(t) \cdot d \quad M_D = F_D \cdot b$$

$$-M_S = F_S \cdot a$$

M_I از صلب است پس است. چون جرم کسترده است پس باید dx را
در dm بگیریم.

$$\rho \cdot dm = \mu(x) \cdot dx \quad (10)$$

$$dF_I = dm \cdot \ddot{v}(x, t) \stackrel{(11)}{=} \mu(x) dx \cdot \ddot{v}(x, t) \quad (12)$$

$$\Rightarrow dM_I = dF_I \cdot x = \mu(x) \cdot x \cdot \ddot{v}(x, t) dx \quad (13)$$

$$\Rightarrow M_I = \int_0^L \mu(x) \cdot x \cdot \ddot{v}(x, t) dx \quad (14)$$

$$M_{pct}(t) = P_{ct}(t) \cdot d \quad (7)$$

$$M_D = F_D \cdot b = c \cdot v(b, t) \cdot b \rightarrow M_D = c \frac{b^2}{L} \dot{Y}(t) \quad (8)$$

$$M_S = F_S \cdot a = k \cdot v(a, t) \cdot a \rightarrow M_S = k \frac{a^2}{L} \dot{Y}(t) \quad (9)$$

$$M_I = \dot{Y}(t) \int_0^L \mu(x) \frac{x^2}{L} dx \quad (15)$$

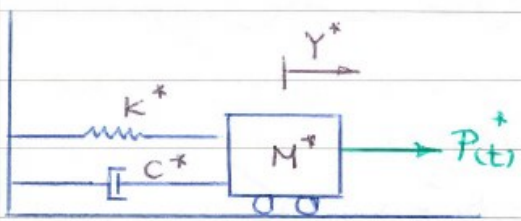
پس از صلب گیری روابط 7، 8، 9، 15 در رابطه با جرم ثابت و
(دو طرف را بر L تقسیم کردیم)

$$\underbrace{\dot{Y} \int_0^L \mu(x) \left(\frac{x}{L}\right)^2 dx}_{M^*} + \underbrace{c \left(\frac{b}{L}\right)^2}_{C^*} \dot{Y}(t) + \underbrace{k \left(\frac{a}{L}\right)^2}_{K^*} \dot{Y}(t) = P_{ct}(t) \cdot \frac{d}{L}$$

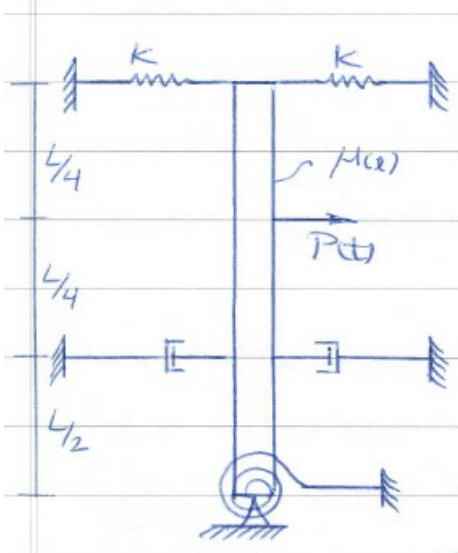
$$M^* \ddot{Y}(t) + C^* \dot{Y}(t) + K^* Y(t) = P^*(t)$$

$$\begin{cases}
 M^* = \int_0^L \mu(x) \left(\frac{x}{L}\right)^2 dx & \text{جرم معادل} \\
 C^* = c \left(\frac{b}{L}\right)^2 & \text{ضریب انعطاف معادل} \\
 k^* = k \left(\frac{a}{L}\right)^2 & \text{ضریب سختی معادل} \\
 P_{ct}^* = P_{ct} \frac{d}{L} & \text{نیروی معادل}
 \end{cases}$$

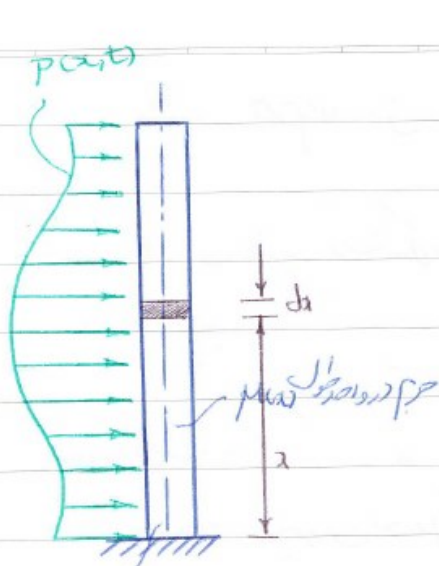
برای این سیستم معادل شکل حالت زیر است:



باز با این روش هم می‌توانیم فرکانس طبیعی را پیدا کنیم.



این سیستم معادل یک درجه آزادی است و فرکانس طبیعی آن $\omega_n = \sqrt{\frac{k}{M}}$ می‌باشد. در صورتی که M و k را با مقادیر واقعی جایگزین کنیم، می‌توانیم فرکانس طبیعی را پیدا کنیم. این سیستم معادل یک درجه آزادی است و فرکانس طبیعی آن $\omega_n = \sqrt{\frac{k}{M}}$ می‌باشد. در صورتی که M و k را با مقادیر واقعی جایگزین کنیم، می‌توانیم فرکانس طبیعی را پیدا کنیم.



$Y(x,t)$

اب) حجم انعطاف پذیره

$\delta v(x,t)$
تغییر مکان مجاری
مقدار حداکثر در حالت Max
واحد است. مای ندریت
آوردن معادله $\phi(x)$ باین
شرایط حدی ارض کرده

$EI(x)$
صلبیت خمشی ستون

$$\phi(x) = \frac{x^2}{L^2}$$

در نقطه $x=0$ تابع مشتق آن صفر است و
در $x=L$ تابع مابم ندریت
لی صدم مان تصویرت مقابل می کرده
لی ندریت آوردن $\phi(x)$ داده است. هم $Y(x,t)$ است.

تحسين معادله حرکت و روش تار مجازی

نی انبساطی صرم
نی انبساطی تغییر مکان
عالمی خواصم صدمه را تصویرت کنی سیستم محدود کنی درجه آزادی اصل کنیم
روش ساده تری علاوه بر روش المان وجود دارد

روش تغییر مکان مجازی (تار مجازی) و

اصل تار مجازی مابم صدمه که اگر سیستم دارای تعادل استاتیکی باشد
باین تغییر مکان مجازی کل تار انجام شده مابم صفر است
و تری تغییر مکان مجازی تصویرت برکرات

- (۱) با مقیود سازدهم از باشد (صافی در صورت متفاوت باشد، Max، Max باشد)
- (۲) تغییر فضاگر کوچک باشد تا سیستم در حال تعادل باشد

(Internal)

(External)

$$\delta W_I = \delta W_E \quad \text{کار مجاری نیروی داخلی} = \text{کار مجاری نیروی خارجی}$$

برای اصل کار مجاری، کار مجاری ای انجام شده توسط نیروهای داخلی را می توان برابر کار مجاری ای انجام شده توسط نیروهای خارجی دانست.

$p(x, t)$ نیرو در واحد طول است. شدت نیرو است.
تشن در نوع است - تشن فدی (فدر)، تش کش

$$\delta W_E = \int_0^L \overbrace{p(x, t) dx}^{\text{تغییر طول}} \overbrace{\delta v(x, t)}^{\text{شدت}} \quad (3)$$

کار ناشی از برش در مقابل جنش در تیر که در برهه بسیار کم است. بنابراین قابل اغماض است.

$$\delta W_I = \int m(x) \delta d \quad (4) \quad \text{برعدت همان}$$

چون عدت مجاری d را می کشیم پس δd داریم. (کار مجاری عدت $\delta v(x, t)$ برده است)

$$\delta W_{I2} = \int f_I(x, t) dx \delta v(x, t) \quad (5) \quad \text{برعدت نیروهای داخلی}$$

(در نقطه x در لحظه t) شدت نیروی انرژس $f_I(x, t)$

$$\theta = \frac{\partial v(x, t)}{\partial x} \rightarrow d\theta = \frac{\partial^2 u(x, t)}{\partial x^2} dx \quad (6)$$

$$\delta D_e = \frac{\partial^2 \delta V(x,t)}{\partial x^2} dx \quad (7)$$

$$\frac{m(x)}{EI(x)} = \frac{\partial^2 v(x,t)}{\partial x^2} \Rightarrow m(x) = EI(x) \frac{\partial^2 v(x,t)}{\partial x^2} \quad (8)$$

$$1) \begin{cases} \delta V(x,t) = \psi(x) \cdot \delta Y(t) & (1) \\ v(x,t) = \psi(x) \cdot Y(t) & (2) \end{cases}$$

$$\delta W_{I_1} = \int EI(x) \frac{d^2 \psi}{dx^2} Y(t) \left[\frac{d^2 \psi}{dx^2} \delta Y(t) \right] dx$$

$$\Rightarrow \delta W_{I_1} = Y(t) \cdot \delta Y(t) \int_0^L EI(x) \left[\frac{d^2 \psi}{dx^2} \right]^2 dx \quad (9)$$

$$2) \begin{cases} \dot{f}_{I_1}(x,t) = \text{شماره نیروی داخلی} & \dot{f}_{I_1}(x,t) \cdot dx \rightarrow \text{نیروی داخلی} \\ \dot{f}_{I_2}(x,t) = m(x) \ddot{v}(x,t) = m(x) \psi(x) \ddot{Y}(t) & (12) \end{cases}$$

$$\delta W_{I_2} = \ddot{Y}(t) \int m(x) \cdot \psi(x) [\psi(x) \cdot \delta Y(t)] dx$$

$$\delta W_{I_2} = \ddot{Y}(t) \delta Y(t) \int_0^L m(x) [\psi(x)]^2 dx \quad (10)$$

$$3) \quad \delta W_e = \delta Y(t) \int_0^L p(x,t) \psi(x) dx \quad (11)$$

با افتداد از اصل کار مجاری خواهم داشت:

$$\delta W_{I_1} + \delta W_{I_2} = \delta W_E \quad (13)$$

$$\ddot{Y}(t) \int_0^L \mu(x,t) \psi(x) dx + Y(t) \int_0^L EI(x) \left[\frac{d^2 \psi}{dx^2} \right]^2 dx = \delta Y(t) \int_0^L p(x,t) \psi(x) dx \quad (14)$$

از آنجا که $\delta Y(x,t)$ مقدار اختیاری و غیر صفری باشد پس می توان در رابطه 14 $\delta Y(t)$ را از طرف چپ در طرف چپ برداریم و خواهیم داشت:

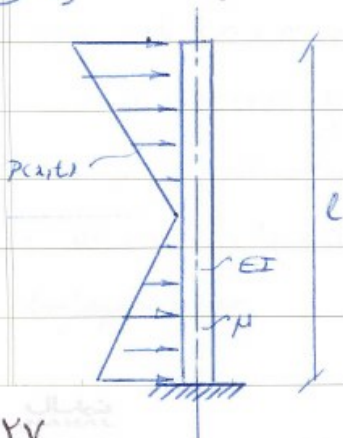
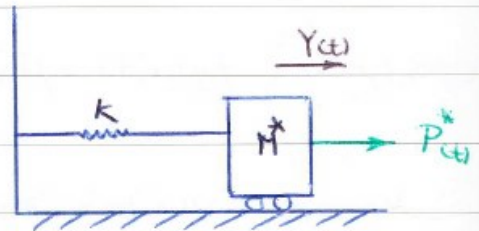
$$\ddot{Y} \int_0^L \mu(x) [\psi(x)]^2 dx + Y \int_0^L EI(x) \left[\frac{d^2 \psi}{dx^2} \right]^2 dx = \int_0^L p(x,t) \psi(x) dx$$

$$M^* \ddot{Y} + K^* Y = P^*(t) \quad (15)$$

$$M^* = \int_0^L \mu(x) [\psi(x)]^2 dx$$

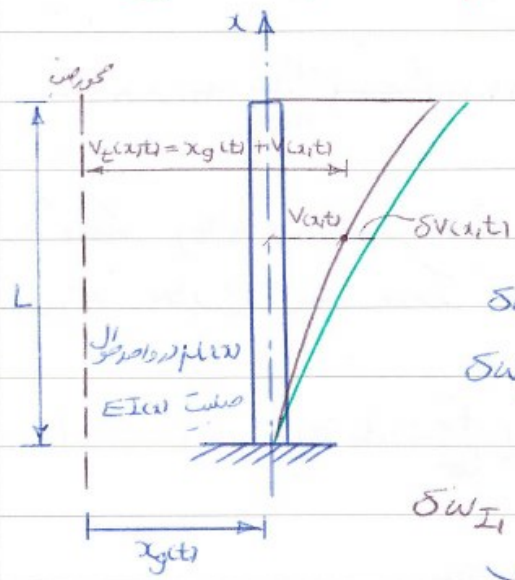
$$K^* = \int_0^L EI(x) \left[\frac{d^2 \psi}{dx^2} \right]^2 dx$$

$$P^*(t) = \int_0^L p(x,t) \psi(x) dx$$



لغزین و ستون یکدیگر در شکل مقابل فرض
 است. در صورتیکه EI و μ در طول ستون
 ثابت فرض شود. معادله لغزین بعد از حرکت،
 جرم و گسیل نیروی بورد. تابع شکلی $\psi(x)$
 را بصورت $1 - C_1 \frac{x^2}{2l}$

معادله حرکت اجسام الاستیک با جرم گسترده تحت اثر حرکت زمین (با استفاده از روش کار مجازی)



$$\begin{cases}
 v(x,t) = \psi(\omega) \cdot Y(t) & (16) \\
 \delta v(x,t) = \psi(\omega) \cdot \delta Y(t) & (17)
 \end{cases}$$

$$\delta W_E = \delta W_I \quad (18)$$

چون نیروی خارجی نداریم (19) $\delta W_E = 0$

$$\delta W_I = \delta W_{I_1} + \delta W_{I_2} \quad (20)$$

کار مجازی نیروهای داخلی

$$\delta W_{I_1} = Y \cdot \delta Y \int_0^L EI(x) \left[\frac{d^2 \psi}{dx^2} \right]^2 dx \quad (21)$$

کار مجازی نیروهای داخلی (همیشه)

$$\delta W_{I_2} = \int_0^L f_I(x,t) \delta v(x,t) dx \quad (22)$$

کار مجازی نیروهای بیرونی

$$f_I(x,t) = \mu(x) \cdot \ddot{v}_e(x,t) \quad (23)$$

تغییر مطلق

$$v_e(x,t) = v(x,t) + x_g(t) \quad (24)$$

$$\delta W_{I_2} = \int_0^L \mu(x) [\ddot{v}(x,t) + \ddot{x}_g(t)] \psi(x) \delta Y \cdot dx \quad (25)$$

$$= \int_0^L \mu(x) \cdot \ddot{Y}(t) [\psi(x)]^2 \delta Y \cdot dx + \int_0^L \mu(x) \ddot{x}_g(t) \psi(x) \delta Y \cdot dx \quad (26)$$

$$= \ddot{Y}(t) \cdot \delta Y \int_0^L \mu(x) [\psi(x)]^2 dx + \ddot{x}_g(t) \delta Y \int_0^L \mu(x) \psi(x) dx$$

$$\Rightarrow \delta W_{I_2} = \ddot{Y}(t) \cdot \delta Y \int_0^L \mu(x) [\psi(x)]^2 dx + \ddot{x}_g(t) \delta Y \int_0^L \mu(x) \psi(x) dx$$

(27)

$$\delta W_{I_1} + \delta W_{I_2} = \delta W_{I_3} \quad (28)$$

$$\delta Y \int_0^L \mu_{ms} [\psi_{ms}]^2 dx + Y \delta Y \int_0^L EI_{ms} \left[\frac{d^2 \psi}{dx^2} \right]^2 dx = -\delta Y \int_0^L \mu_{ms} \psi dx \quad (29)$$

در رابطه 29 چون مقدار تابع δY اختیاری و می‌تواند صفر نباشد پس در دو طرف آن ضرایب δY را حذف می‌کنیم.

$$\underbrace{\int_0^L \mu_{ms} [\psi_{ms}]^2 dx}_{M^*} + \underbrace{\int_0^L EI_{ms} \left[\frac{d^2 \psi}{dx^2} \right]^2 dx}_{K^*} = -\underbrace{\int_0^L \mu_{ms} \psi dx}_{\bar{K}} \quad (30)$$

$$M^* Y(t) + K^* Y(t) = P_{eff}^*(t) \quad (31)$$

$$M^* = \int_0^L \mu_{ms} [\psi_{ms}]^2 dx \quad \text{جرم معادل} \quad (32)$$

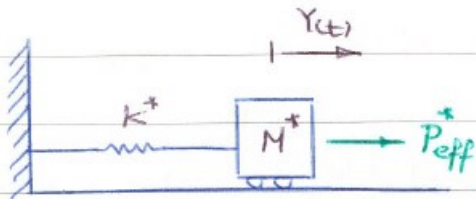
عرضه کانتینر
مانند سازه درون
سیستم است.

$$K^* = \int_0^L EI_{ms} \left[\frac{d^2 \psi}{dx^2} \right]^2 dx \quad \text{سختی معادل} \quad (33)$$

$$\bar{K} = \int_0^L \mu_{ms} \cdot \psi_{ms} \cdot dx \quad \text{زیر بار معادل} \quad (34)$$

$$P_{eff}^* = -\bar{K} \ddot{y}_g(t) \quad (35)$$

اگر فرض کنیم درشت داشته باشیم اثرش بیشتر از ضرایب سخت است. (اگر درشت)



اثر استخلاف در معادله حرکت:

اگر در سیستم استخلاف موجود باشد، رابطه معادله حرکت (31) درصورت کلی بصورت رابطه زیر درخواهد آمد.

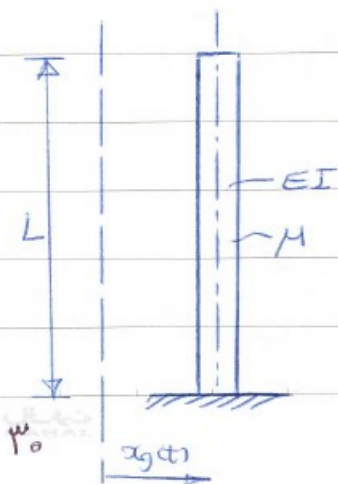
$$M^* \ddot{Y}(t) + C^* \dot{Y}(t) + K^* Y(t) = P_{eff}^*(t) \quad (36)$$

که نسبت استخلاف بحرانی از رابطه زیر بدست خواهد آمد.

$$\xi = \frac{C^*}{2M^* \omega} \quad (37)$$

$$\omega = \sqrt{\frac{K^*}{M^*}} \quad (38)$$

$$\Rightarrow \ddot{Y}(t) + 2\xi\omega\dot{Y}(t) + \omega^2 Y(t) = \frac{1}{M^*} P_{eff}^*(t) \quad (39)$$



مثال دیگری به شکل مقابل مفروض است. در صورتیکه M حجم دروازه طول L و هم صلبیت EI صلبیت همگی در طول آن ثابت و بتوزیعت ثابت باشد و تابع شکل بصورت زیر باشد $\omega \omega_1 = 1 - C_1 \frac{\pi^2}{2L}$ مطلوبت معادله حرکت سیستم نشان داده شده در آن حرکت زمین.

همین لحظه هم محاد یعنی محاد در زیر محاد

$$V(x,t) = \psi(x) \ddot{Y}(t) \quad \psi(x) = 1 - C_1 \frac{\pi x}{2L}$$

$$M^* \ddot{Y}(t) + K^* Y(t) = P_{eff}^*(t)$$

$$M^* = \int_0^L \mu(x) [\psi(x)]^2 dx = \mu \int_0^L \left(1 - C_1 \frac{\pi x}{2L}\right)^2 dx = 0.228 \mu L$$

$$K^* = \int_0^L EI(x) \left[\frac{d^2 \psi}{dx^2}\right]^2 dx = EI \int_0^L \left[\frac{\pi^2}{4L^2} C_1 \frac{\pi x}{2L}\right]^2 dx$$

$$= \frac{\pi^4}{32} \frac{EI}{L^3}$$

$$\bar{K} = \int_0^L \mu(x) \psi(x) dx \quad \text{نیم یکبار از}$$

$$\bar{K} = \mu \int_0^L \left(1 - C_1 \frac{\pi x}{2L}\right) dx = 0.364 \mu L$$

$$P_{eff}^* = -\bar{K} \ddot{x}_g = -0.364 \mu L \ddot{x}_g(t)$$

پس از جایگزینی کردن مقادیر هم محاد، کمتر محاد و نیروی مرکز محاد در رابطه اصل
خواهیم داشت

$$0.228 \mu L \ddot{Y}(t) + \frac{\pi^4}{32} \frac{EI}{L^3} Y(t) = -0.364 \mu L \ddot{x}_g(t)$$

$$\psi(x) = \frac{x^2}{L^2}$$

تابع شکلی دیگر

$$K^* = EI \int_0^L \left(\frac{2}{L^2}\right)^2 dx = \frac{4EI}{L^3}$$

$$M^* = \mu \int_0^L \frac{x^4}{L^4} dx = \frac{\mu L}{5} = 0.2 \mu L$$

$$\bar{K} = \mu \int_0^L \frac{x^2}{L^2} dx = \frac{\mu L}{3}$$

$$0.2 \mu L \ddot{Y}(t) + \frac{4EI}{L^3} Y = -\frac{\mu L}{3} \ddot{x}_g(t)$$

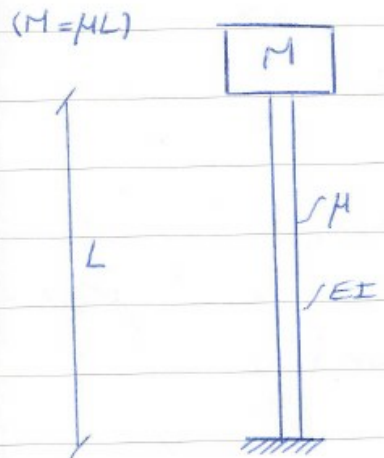
اگر به تابع شکلی مختلف دادیم چه تغییری بر این نتایج داشته باشد؟

دارد؟

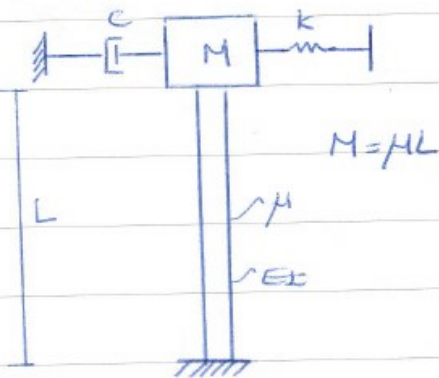
$$\omega_1^2 = \frac{K_1^*}{M_1^*} = \frac{3.044}{0.228} \frac{EI}{ML^4} = 13.35 \frac{EI}{ML^4} \rightarrow \omega_1 = 3.65 \sqrt{\frac{EI}{ML^4}}$$

$$\omega_2^2 = \frac{K_2^*}{M_2^*} = \frac{4}{0.2} \frac{EI}{ML^4} = 20 \frac{EI}{ML^4} \rightarrow \omega_2 = 4.47 \sqrt{\frac{EI}{ML^4}}$$

* اگر تابع تابعی فقط نباشد و گان نسبتی در در بی اثر تابع فقط باشد
 یا هم گن بی و گان را با توجه بر تابع خواهم داشت

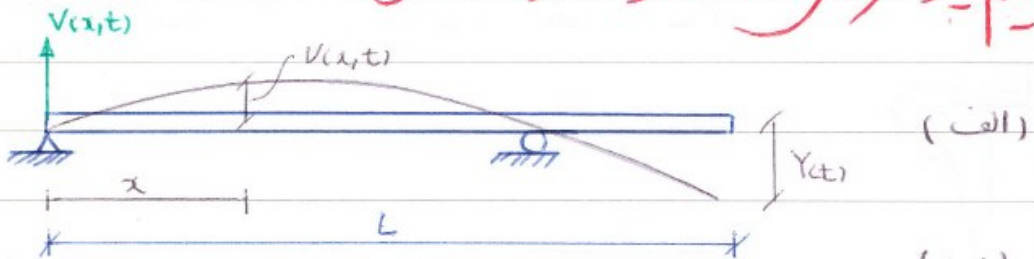


نقدین ۱۰ ه سازه برچی صورت شکل صواب
 مدل شده است در صورتی که EI و mu
 در شکل هر چه ثابت در نظر گرفته شود مقدمات
 لغت ساده حرکت و هم مدل و گن صواب
 هم صواب صواب حرکت را که در نظر گرفته صواب
 این این طرح گن حرکت لغت ثابت
 تفاوت قرار گرفته باشد.



نقدین ۱۲ ه سازه برچی در شکل صواب مدل شده است
 مقدمات لغت ساده حرکت، لغت
 هم در نظر گرفته صواب در نظر گرفته است
 مدل در صورتی که سازه گن حرکت
 این قرار گرفته باشد.

تخمین یا امتزاج معادله حرکت در حالت کلی



معادله حرکت سیستم یک درجه آزادی را می توان به شکل زیر نوشت

$$M^* \ddot{Y}(ct) + C^* \dot{Y}(ct) + k^* Y(ct) = P^*(ct)$$

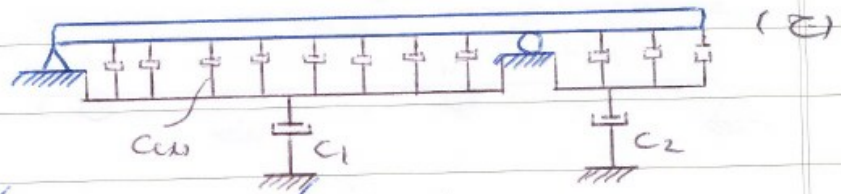
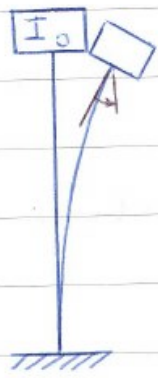
که در این رابطه $Y(ct)$ مختصات تخم یافته Y مختصر است که حرکت سیستم را بیان می کند.

تخمین یک درجه آزادی را در نظر بگیرید که دارای یک شکل تغییر مکان فرضی باشد. تغییر مکان سنجه را در هر لحظه بر حسب مختصات تخم یافته $Y(ct)$ می توان از رابطه $v(x,t) = \psi(x) \cdot Y(ct)$ محاسبه کرد.

اگر مکان انرسی جرم حاصل از حرکتش را رسم کنید همراه با اثر بارها را هم در M^* لحاظ کرد.

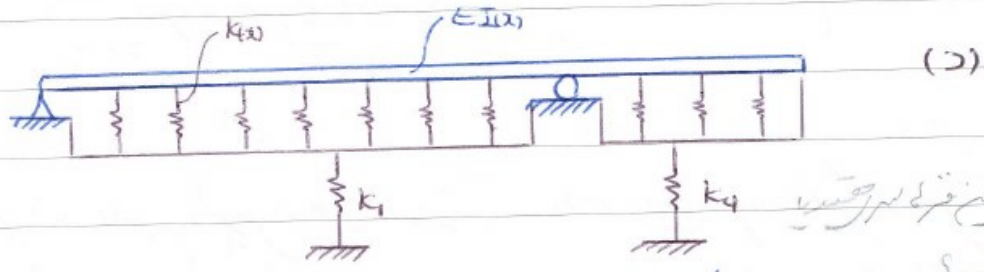
$$M^* = \int_0^L \mu(x) [\psi(x)]^2 dx + \sum_i m_i \psi_i^2 + \sum I_{oi} (\psi_i')^2$$

فعال انیفر را وقتی استفاده می کنیم که باره تغییر و بسیار بلند باشد (مثل برج میلاد)



باره درج ۱ است و آن را می رود که تمام از این استخوان گشته و موصفت است
 استخوان تکم یافته نه باشد از استخوان بی گشته در دو شکل گشته می
 موصفت نه در شکل ج ۱ می باشد

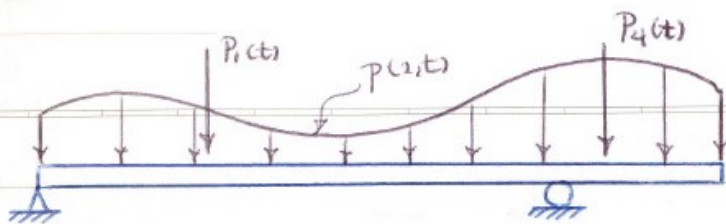
$$C^* = \int_0^L c(x) [\psi(x)]^2 dx + \sum_i c_i \psi_i^2$$



الگوی به این فرم که هم هست
 موانع؟

بر این است که تمام الاستیک تونید یعنی تکم یافته از است الاستیک است
 همش و فرمای موصفت برابر است با

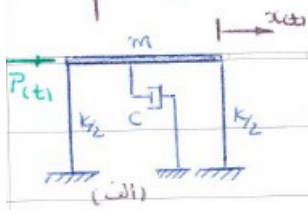
$$K^* = \int_0^L EI(x) \left[\frac{d^2 \psi}{dx^2} \right]^2 dx + \int_0^L k(x) [\psi(x)]^2 dx + \sum k_i \psi_i^2 + \sum k_0 (\psi_i')^2$$



$$P^* = \int_0^L p(x,t) \psi(x) dx + \sum_i P_i \psi_i$$

$$\bar{K} = \int_0^L \mu(x) \cdot \psi(x) dx + \sum m_i \psi_i$$

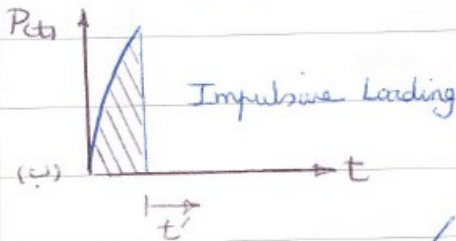
محمد کاظم



« فصل پنجم »
 (۱) پاسخ سیستم بلبرجه آزاد تحت اثر نیروی دینامیکی و

الف) پاسخ سیستم بلبرجه آزادی تحت اثر بار گذار ضربه‌ای و

مشخصه بار گذاری ضربه‌ای آنست که در زمان کوتاهی نیروی زیادی به سازه اعمال گردد. (کمتر از یک سیکل پدیده)



مقدار ضربه صفت بار گذار ضربه‌ای
 مقدار ضربه = $\int P(t) dt$

در حالتی که ضربه در زمان t_0 اعمال شود
 در این حالت به سیستم سرعت اولیه‌ای وارد می‌شود

$$P(t) = m \frac{dv}{dt} \Rightarrow P(t) dt = m dv \Rightarrow \int P(t) dt = \int m dv$$

$$\int P(t) dt = mv = m \dot{x} \Rightarrow x_0 = \frac{1}{m} \int P(t) dt$$

*** در اثر ضربه سرعت در سیستم اعمالی گردد. پس سیستم به سیستم با ارتعاش آزاد تبدیل می‌گردد
 فرض $\dot{x} = 0$ (بدون سرعت اولیه)
 است $x_0 = 0$

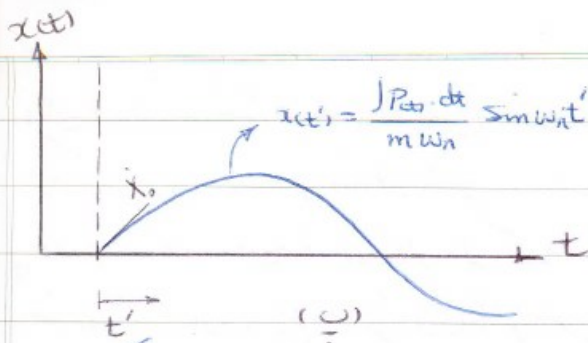
$$x(t) = x_0 \cos \omega_n t + \frac{\dot{x}_0}{\omega_n} \sin \omega_n t$$

(حرکت زوئی یا ارتعاشی آزاد)

$$\Rightarrow x(t) = \frac{\int P(t) dt}{m \omega_n} \sin \omega_n t$$

* در زمان t در لحظه $x(t)$ ارتعاشی است که اثر ضربه به نام است

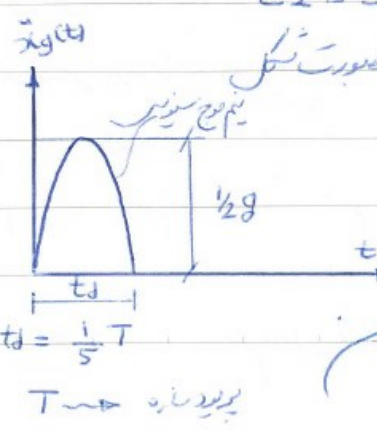
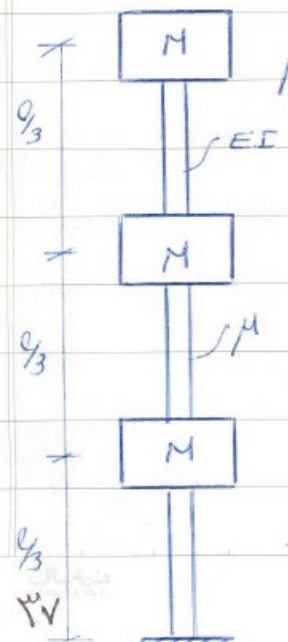
* اثر ارتعاشی نیز در حد $t_d < 1/5 T$ باشد اثر ضربه در این در نظر می‌گیریم



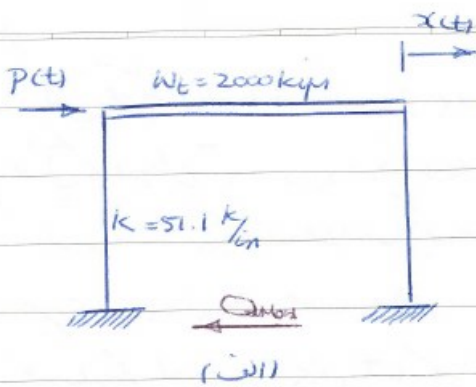
والس توتبی بار با فاصله زمانی
ضدلی کم از طرفی باش ارتعاش
از ادیت می آید در صورتیکه
سیری P_{ext} در فاصله زمانی

بسیار کم یعنی $(t_1 \ll T)$ که T پریود ساده است در سیستم اعمال گردد
می توان فرض کرد که محموله تغییرات اساس در لغزات ساده در فاصله زمانی
کم موجود می آید و می در طول تقریبی در حالت سیستم موجود می آید که با استفاده
از رابطه انداز حرکت می توان آن را ادیت آورد
در صورتیکه در این حالت استخراک موجود باشد یا سطح ساده در این شرایط اولیه
در صورتیکه $x_0 = 0$ و $\dot{x}_0 = \frac{1}{m} \int P_{ext} dt$ در صورتیکه در خواص آید

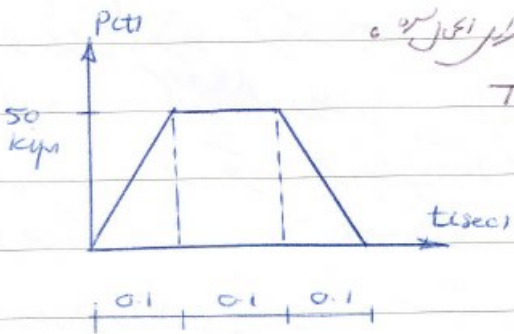
$$x(t) = \frac{1}{m} \int P_{ext} dt e^{-\zeta \omega_n t} \sin \omega_n t \quad (\text{ارتعاش آزاد انحصالی})$$



تندی ۱۳ و برج محرابی شکل بصورت ساده
مقابل مدل شده است. در صورتیکه
 $W = Mg = 100 \text{ kips}$, $L = 100 \text{ ft}$
 $EI = 3 \times 10^8 \text{ lb.in}^2$
دانی ساده کت اجزای زلزلی بصورت شکل
ای قرار گیرد. مطلوبت تعیین
۱۱ Max تغییر مکان
۱۲ Max این پایه
۱۳ معادله تابع تغییر مکان در رسم است



مثال ۵ قاب مدیجته شکل زیر موضوع است در
 صندید نیروی $P(t)$ مطابق شکل نشان
 داده شده در شکل بر قاب اعمال گردد
 مطلوب است تعیین تابع تغییر مکان و هم صفت
 تعیین Max نیروی برش بایر
 حل ۵ تعیین زمان تناوب مکتور تغییر نوع بارگذار اعمال شده



$$T = 2\pi \sqrt{\frac{M}{k}} = 2\pi \sqrt{\frac{2000}{51.1 \times 386}} = 2.0 \text{ sec}$$

$$2.0 \text{ sec} \gg t_d = 0.3$$

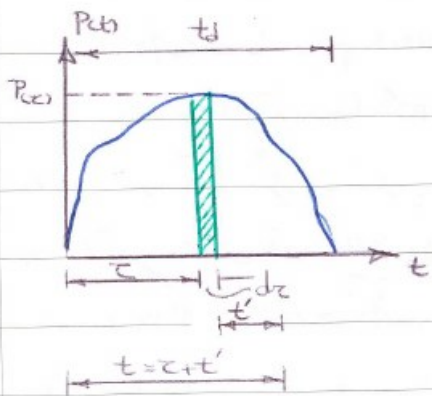
بارگذار ای را کس مبر بار در نظر گرفت

$$\int p dt = \int_0^{t_1} p dt = \frac{0.3 + 0.1}{2} \times 50 = 10 \text{ k} \cdot \text{sec}$$

$$x(t) = \frac{\int p dt}{m \omega_n} \sin \omega_n t = \frac{10(386)(2)}{2000 \times 2\pi} \sin \omega_n t = 0.614 \sin \omega_n t$$

$$X_{max} = 0.614 \text{ in}$$

$$C_{dmax} = k X_{max} = 51.1(0.614) = 31.4 \text{ kyp}$$

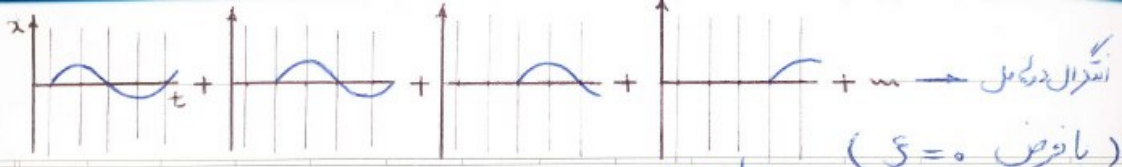


ب) پاسخ باره تحت اثر بارگذار اضیاری ۵

ای بارگذاری ضربی نمی باشد اما آن را
 می توان به صورت ضربی در این سقیم
 نمود

می توانیم سقیم کنیم تغییر مکان از طرف
 داده شده می باشد

$$dx = \text{تغییر مکان حاصل از ضرب (تخمین از تغییر مکان)}$$



(با فرض $\xi = 0$)

$$dx(t) = \frac{P(\tau) d\tau}{m\omega_n} \sin \omega_n t' \quad (1)$$
 این
 حجم تغییرات کلی بار در مدت $d\tau$

چون از لحاظ t در هر صورت اتفاق می افتد پس $\sin \omega_n t'$ را هم

$t = \tau + t' \quad (2) \Rightarrow t' = t - \tau \quad (3)$

$\Rightarrow dx(t) = \frac{P(\tau) d\tau}{m\omega_n} \sin \omega_n (t - \tau) \quad (4)$

$\Rightarrow x(t) = \int_0^t \frac{P(\tau)}{m\omega_n} \sin \omega_n (t - \tau) d\tau \quad (5)$ اینترال دوگانه
 (Duhamel Integral)

t در این مقدار ثابت است. می توانیم در حسب t حجم در مدت dt
 * این اینترال از $t = 0$ تا $t = t_d$ می رود و حرکت
 با ارتعاش آزاد داریم
 $\rightarrow X_0 = X(t_d) \quad \dot{X}_0 = \dot{X}(t_d)$

با توجه به کنترل بار ضربه ای و واکنش سیستم در مقابل آن است، این امکان موجود
 می آید که با استفاده از این کنترل توان در مورد واکنش بار در مقابل بارهای
 اختیاری بحث کرد. اگر فرض شود در بارنداری اختیاری میزان یکی ضربه کوتاه
 نسبی گردد، خوب از این قضیه های توانیم به عنوان یک ضربه در نظر گرفت
 اگر به یکی از این قضیه های تصور در شکل نشان داده شده است توجه کرد
 می توان دریافت که در هر عمل t پس از شروع بارنداری در این کنترل ما مقادیر
 یعنی dx مقدار ضربه برابر با $P(\tau) d\tau$ می شود که واکنش بار در مقابل
 این ضربه قابل می باشد.

واکنش بار در مدت بارنداری حاصل با استفاده از اصل صمغ آثار توانیم این است با

والتی مجموعاً ضربی در زمان عمل دریا شده از طرف انتگرال نثر مکان سازه در لحظه t از رابطه 5 قابل محاسب می باشد.

* این انتگرال برنام دو حاصل لغوف است و والتی سوزده الاستیک را تحت شرایط تباری اختیاری نشان می دهد.

* چون سازه سبک است و در این انتگرال با استفاده از اصل التصدیق صورت گرفت تا برای کاربرد این انتگرال برای سیستم های خطی صدق است.

کاربرد انتگرال دو حاصل برابر سیستم پل درجه آزادی (با استخوان)

پایخ سازه تحت بار پل درجه آزادی

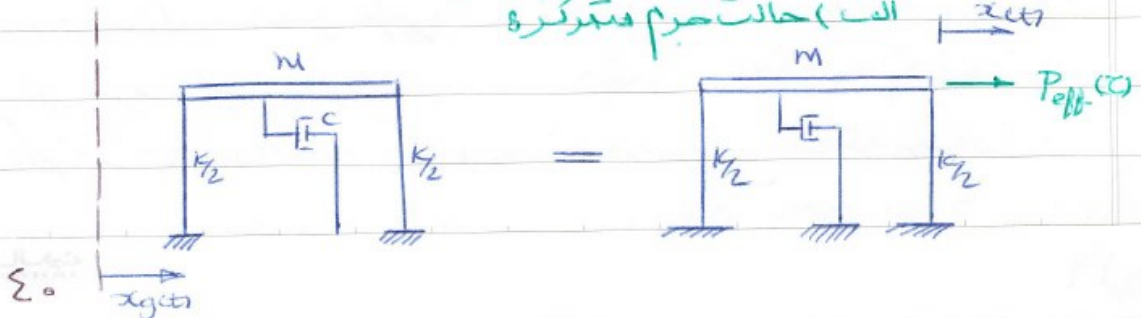
$$x(t) = \frac{1}{m\omega_0} \int_0^t P(\tau) d\tau \cdot e^{-\zeta\omega_0(t-\tau)} \sin\omega_0(t-\tau) \quad (6)$$

والتی سیستم پل درجه آزادی شامل یک عدد سازه ای و سازه بر طرف مستقیم مطابق آنچه قبلاً توضیح داده شد از رابطه قبل با صحت بدست آورد. (در صورت انتگرال دو حاصل دو حالت کل برابر است با)

$$x(t) = \int_0^t \frac{P(\tau)}{m\omega_0} e^{-\zeta\omega_0(t-\tau)} \sin\omega_0(t-\tau) d\tau \quad (7)$$

۱۲) پایخ سازه پل درجه آزادی تحت اثر حرکت زمین

الف) حالت جرم متحرک



به این صورت که زمان اثر نیروی ارتداد بر باره زیاد است ξ را بصورت بار ارتداد اعتباری در نظری می‌گیریم.

$$x(t) = \int_0^t \frac{P_{eff}(\tau)}{m\omega_D} e^{-\xi\omega_n(t-\tau)} \sin\omega_D(t-\tau) d\tau \quad (8)$$

$$P_{eff}(\tau) = m\ddot{x}_g(\tau) \quad (9)$$

پس از جایگزینی رابطه (9) در (8) خواهیم داشت

$$x(t) = \frac{1}{\omega_D} \int_0^t \ddot{x}_g(\tau) e^{-\xi\omega_n(t-\tau)} \sin\omega_D(t-\tau) d\tau \quad (10)$$

$$V(t) = \int_0^t \dot{x}_g(\tau) e^{-\xi\omega_n(t-\tau)} \sin\omega_D(t-\tau) d\tau \quad (11)$$

$V(t)$ تابع شبه سرعت است.

$$x(t) = \frac{1}{\omega} V(t)$$

نتیجه ارتداد، میرایی سیستم و فرکانس ساده ω عامل مهم در شبه سرعت است.

(1) نتایج ارتداد، اگر نتایج در درجه یک در درجه شخص در محکم باشد

(2) میرایی و میرایی را هم (5) فرض می‌گیریم

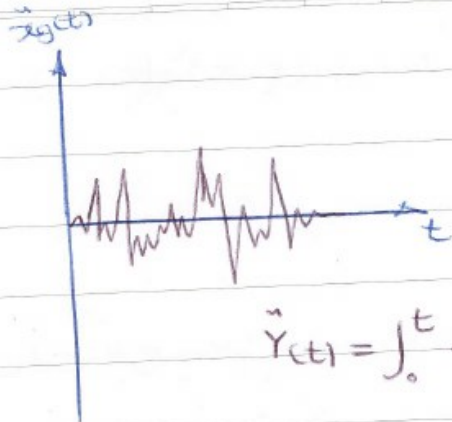
(3) فرکانس ω به شخص و حجم بومی دارد

در این حالت برای فرکانس ساده که ω خاص داریم پس نتایج برابر دارد
هم تنها فرکانس برابر دارد.

$$V(x, t) = \psi(\omega) \cdot Y(t)$$

با حالت حرم گسترده

$$M^* \ddot{Y}(t) + C^* \dot{Y}(t) + K^* Y(t) = P_{eff}^*(t)$$



از خرابی اصلی روش درصاف
وجود دهن اشکال بوده است
توانسته اند را حدس کنند

$$\tilde{Y}(t) = \int_0^t \frac{P_{eff}^*(\tau)}{M^* \omega} e^{-\xi \omega_n (t-\tau)} \sin \omega_n (t-\tau) d\tau$$

(درصاف هم الانید با جرم کمتر دهکت اثر حرکت زمین) $P_{eff}^* = \bar{K} \ddot{x}_g(t)$

$$Y(t) = \frac{\bar{K}}{M^* \omega} \int_0^t \ddot{x}_g(\tau) e^{-\xi \omega_n (t-\tau)} \sin \omega_n (t-\tau) d\tau$$

$$\Rightarrow Y(t) = \frac{\bar{K}}{M^* \omega} V(t)$$

$$V(x,t) = \psi(x) \cdot Y(t) \Rightarrow V(x,t) = \psi(x) \cdot \frac{\bar{K}}{M^* \omega} V(t)$$

$$\bar{K} = \int_0^L \psi(x) \mu(x) dx \quad M^* = \int_0^L \mu(x) [\psi(x)]^2 dx$$

نیروی وارد بر بازه در زمان حرکت زمین (الف) جرم مسترکنده

این ضرایب کلی از سوالات اصلی فراموش می باشد این نیرو را می توان درصاف باطل قابل اطمینان از محاسبه شتاب مؤثر بدست آورد

$$m \ddot{x}_t + c \dot{x}_t + k x_t = 0 \rightarrow \ddot{x}_t + 2 \xi \omega_n \dot{x}_t + \omega_n^2 x_t = 0$$

در حالت تقریباً Max (سخت صفر) و یا صافی در مقدار نسبت انحصار
حرکتی کم باشد محدود هم را می توان هم قنطر نمود ($x_t = x_g(t) + x$)

فرضیات: (۱) تغییر شکل ناچشمگیر (نسبتاً صلب)، یا (۲) C بسیار کم

$$\rightarrow \ddot{x}_t + \omega_n^2 x = 0$$

$$\ddot{x}_t = \ddot{x}_e \rightarrow \text{شکل مرتبه ساده}$$

$$\Rightarrow \ddot{x}_e + \omega_n^2 x(t) = 0 \Rightarrow \ddot{x}_e = -\omega_n^2 x(t)$$

بنابراین نیروی موثر وارد بر ساده برای حالت ساده

$$Q(t) = m \ddot{x}_e = m \omega_n^2 x(t)$$

علامت منفی را در این حالت می توانیم صرف نموده قدر مطلق Max نیروی را در نظر می باشد.

$$x(t) = \frac{1}{\omega} V(t)$$

با استفاده از رابطه $V(t)$ داریم:

$$\underline{Q(t) = m \omega V(t)}$$



نیروی برش پایه

این نیرو و تارکچه زمانی برعکس در هر دو

ب) جرم گسترده

مطابق حالت قبل برای حالت ثابت مرتبه صورت برایت

$$m^* \ddot{Y}(t) + c^* \dot{Y}(t) + k^* Y(t) = P_{eff}^*(t)$$

$$\ddot{Y}_t + \omega_n^2 Y = 0$$

$$\ddot{Y}_t = \ddot{Y}_e$$

$$\ddot{Y}_e(t) = \omega_n^2 Y(t) \quad \text{شکل مرتبه}$$

ثابت

نیروی موثر اینرسی در دو اصطول $q(x,t)$ صورت برایت

$$q(x,t) = \mu(x) \cdot \psi(x) \cdot \ddot{Y}_e(t)$$

$$(\ddot{V}(x,t) = \psi(x) \times \ddot{Y}_e(t))$$

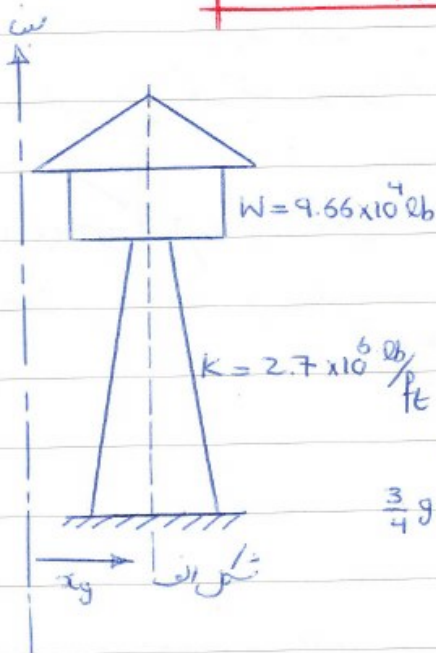
$$q(x,t) = \psi(x) \cdot \mu(x) \cdot (\omega_n^2 Y(t)) \quad , \quad Y(t) = \frac{\bar{K}}{M^* \omega} V(t)$$

$$q(x,t) = \mu(x) \cdot \phi(x) \cdot \frac{\bar{k}}{M^3} \omega V(x,t)$$

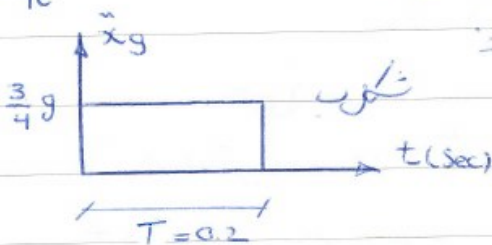
بدای است با استفاده از این رابطه می توانیم چرخش و دراصل زلزله را
 بدیت آورد یکی فرسودگی هم در زمان زلزله نیروی برش در پایه صافی
 باشد در وضعیت کل نیروی وارده از سوی زلزله به سازه می باشد در این
 حالت نیروی برش پایه برابر است با:

$$Q(t) = \int_0^L q(x,t) \cdot dx = \frac{\bar{k}}{M^3} \omega V(t) \int_0^L \mu(x) \cdot \phi(x) \cdot dx$$

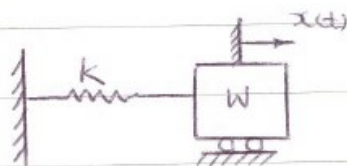
$$\Rightarrow \boxed{Q(t) = \frac{\bar{k}}{M^3} \omega V(t)}$$



مثلاً ه صیخ ای مطابق شکل عرض است
 در صورتیکه این صیخ کت اثر زلزله ای
 با دیانرا هم ثابت شکل قرار گیرد
 طولت یعنی Max تغییر طول در هم
 چنین صدق کرده برش پایه استخوان
 ضرر در نظر بگیرد



$$m\ddot{x} + kx = P_{eff}(t) = -m\ddot{x}_g(t)$$



حالت اول $0 < t \leq T = 0.2$

بروردنیست

تغییر تابع تغییر مکان با استفاده از انتگرال دو مرحله

$$x(t) = \frac{1}{m\omega_n} \int_0^t P_{eff}(\tau) \sin \omega_n(t-\tau) d\tau$$

$$P_{eff}(t) = -m\ddot{x}_g = -m\left(\frac{3}{4}g\right) = -\frac{3}{4}W = P_0$$

$$x(t) = \frac{1}{m\omega_n} P_0 \int_0^t \sin \omega_n(t-\tau) d\tau = \frac{P_0}{m\omega_n^2} [1 - \cos \omega_n(t-\tau)]_0^t$$

$$\Rightarrow x(t) = \frac{P_0}{m\omega_n^2} (1 - \cos \omega_n t) \quad 0 \leq t \leq T$$

بعد از این تازه شروع در نوشتن آزادگی کند
حالت دوم $t > T = 0.2$

در این حالت $P_{eff} = 0$ بوده. کنگر در حالت سکون و تغییر مکان را در سیستم بر بستیم ارتعاش آزاد را شروع از اولی قبل تبدیل می شود.

$$x_0 = x(T) \quad \dot{x}_0 = \dot{x}(T)$$

$$x(t) = x(T) \cos \omega_n(t-T) + \frac{\dot{x}(T)}{\omega_n} \sin \omega_n(t-T) \quad t > T$$

* تغییر در فرم تغییر مکان
باید بنویسیم آیا تغییر مکان Max من صورت 0.2 است یا پس از 0.2 است.

$$x(t) = \frac{P_0}{m\omega_n^2} (1 - \cos \omega_n t) \quad \text{حالت اول}$$

$$\rightarrow x(t) = \frac{P_0}{m\omega_n^2} (1 - (1 - 2 \sin^2 \frac{\omega_n t}{2})) = \frac{2P_0}{m\omega_n^2} \sin^2 \frac{\omega_n t}{2}$$

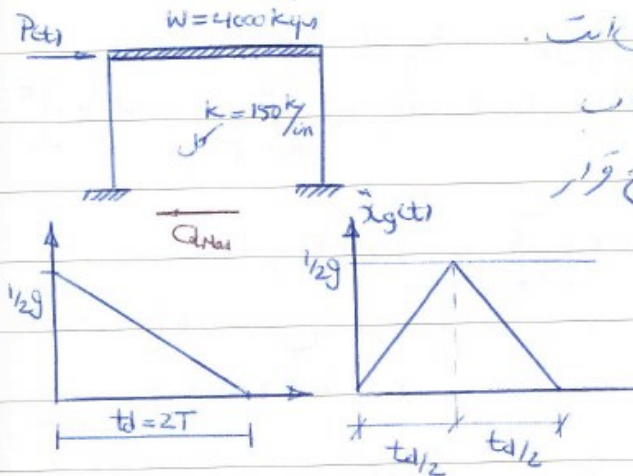
$$= \frac{2P_0}{k} \sin^2 \frac{\omega_n t}{2}$$

P_0/k یعنی تغییر مکان استاتیکی

$$x_{Max} = \frac{2P_0}{k} \quad \text{باید} \rightarrow \sin^2 \frac{\omega_n t}{2} = 1 \rightarrow \frac{\omega_n t}{2} = \frac{\pi}{2} \rightarrow t = \frac{\pi}{\omega_n}$$

در صورتیکه زمان درام زلزله یعنی $T > \frac{\pi}{\omega_n}$ باشد مقدار ماکزیم تغییر مکان برابر است با

$$X_{Max} = \frac{2P_0}{k}$$



تدریس ۱۴ه قات شکل مقابل موضوع است
در صورتیکه ای قات سخت اثر نتوان
از من تصویر دیانرا هم می شود و از
کرد مطلوبت تعیین تغییر مکان
در بیش یا به Max
تد در هم برود و در هم باشد

ادامه حل ۵

تعیین ماکزیم تغییر مکان

$$x(t) = \frac{P_0}{m\omega_n^2} (1 - C_1 \cos \omega_n t) \quad (0 \leq t \leq T)$$

$$x(t) = \frac{2P_0}{k} \frac{\sin^2 \frac{\omega_n t}{2}}{2}$$

$$X_{Max} = \frac{2P_0}{k} \quad \text{if} \quad \sin^2 \frac{\omega_n t}{2} = 1 \quad \rightarrow \quad \frac{\omega_n t}{2} = \frac{\pi}{2} \quad \rightarrow \quad t = \frac{\pi}{\omega_n}$$

$$P_0 = -\frac{3}{4} W$$

(t > T) (ب)

ارتعاش آزاد

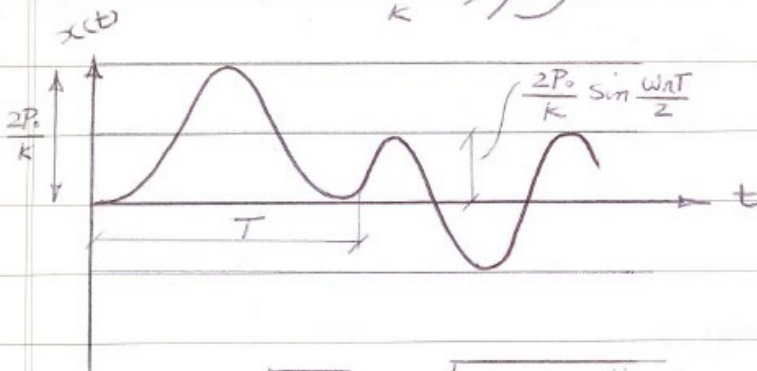
$$\left. \begin{array}{l} x(T) = X_0 \\ \dot{x}(T) = \dot{X}_0 \end{array} \right\} \text{شرایط اولیه} \Rightarrow x(t) = X_{Max} C_1(\omega_n(t-T))$$

$$X_{Max} = \left[X_0^2 + \left(\frac{\dot{X}_0}{\omega_n} \right)^2 \right]^{1/2}$$

$$X_{Max} = \frac{P_0}{k} \left[(1 - C_1 \cos \omega_n T)^2 + C_1^2 \sin^2 \omega_n T \right]^{1/2}$$

$$X_{Max} = \frac{P_0}{k} \left[2(1 - C_1 \cos \omega_n T) \right]^{1/2} \Rightarrow X_{Max} = \frac{2P_0}{k} \frac{\sin \frac{\omega_n T}{2}}$$

مقدار صطلق Max در $t > T$ شد مقدار تکرار $\frac{2P_0}{k}$ است



$$\frac{\pi}{\omega_n} = \pi \sqrt{\frac{W}{kg}} = \pi \sqrt{\frac{9.66 \times 10^4}{2.7 \times 10^6 \times 32.2}} = 0.104 < T = 0.2 \text{ sec}$$

$$\Rightarrow X_{Max} = \frac{2P_0}{k} = \frac{3}{2} \frac{W}{k} = \frac{3}{2} \frac{9.66 \times 10^4}{2.7 \times 10^6} = 0.054 \text{ ft} = 0.64 \text{ in}$$

$$Q_{Max} = k X_{Max} = 2.7 \times 10^6 \times \frac{3 \times 9.66 \times 10^4}{2 \times 2.7 \times 10^6} = 145,800 \text{ lb}$$

* آیا Max تغییر مکان همیشه در صفاً با بارندگی است؟ در واقع در بارندگی می‌باشد؟
 در صفاً در جهت Max بودار بارندگی است. معمولاً وقتی بارندگی اتفاق می‌افتد
 چه جسم در حال وقوع زلزله باشد یا در جهت Max تغییر مکان در صفاً با بارندگی صورت
 می‌گیرد (در صفاً وقوع زلزله)

پس Max تغییر مکان در وقوع بارندگی در صفاً با بارندگی بستگی دارد.

این بحث کمی در مردم تحلیلی بنا بر کیفیت معنی بود که اطلاعاتی از این زمینه مطرح
 اندر مورد نسبت پس اصحیح در تحلیل کمتر داریم که تحلیل طیفی (زمین‌شناسی)
 طیفی) گویند.

تحلیل طیفی بسازہ کے درمقابل حرکت زمین

(Earthquake Response Spectra)

باتوجه برائے مثال درج ذیل واکٹس درج ذیل t در دستم یک (دو آزادی حرکت) حرکت زمین کے اس کے مثال کے معنی باشد ولی بدینت آمدن سے تار کھینچتے ہیں و تقریباً ان کے درج ذیل کار موثری کو حاصل ہوتے ہیں

درستاری از مسائل عملی بدینت آوردن مقدار Max نیرو و تقریباً مکان یا استحکام تلقی می شود. با استفاده از روابط قبل واضح است که زمانی نیرو و تقریباً مکان Max می باشد که تابع $V(t)$ (شدت سرعت) مقدار Max پیدا نمود، رادار ایستد.

$$V(t) = \int_0^t \ddot{x}_g(\tau) e^{-\xi \omega_n(t-\tau)} \sin \omega_D(t-\tau) d\tau \quad (1)$$

$$S_V = V_{Max} = \left[\int_0^t \ddot{x}_g(\tau) e^{-\xi \omega_n(t-\tau)} \sin \omega_D(t-\tau) d\tau \right]_{Max} \quad (2)$$

$$(S_V = V_{Max}) \quad (3)$$

نتیجہ رقم S_V این مقدار Max نام سرعت طیفی، یا شدت سرعت طیفی معروف است و با S_V نشان داده می شود.

(Spectral velocity)

صفا منظور در روابط قبل مشخص کردیم در دستم برای جرم متحرک، تقریباً مکان

سازہ برابری است با $V(t)$ تابع شدت سرعت تقسیم بر فرکانس ω ، یا $x_d(t) = \frac{V(t)}{\omega}$ (4)

با استفاده از این تعریف تقریباً مکان طیفی (SD) عبارتت از

$$S_d = \frac{S_V}{\omega} \quad (5)$$

نظیر این تقریباً مکان طیفی برابری است با حاصل تقسیم شدت طیفی بر فرکانس طیفی بسازہ

بر همین ترتیب نیروی Max با استفاده از روابط پیشین کنترل جرم و حاصل فرکانس طیفی تقسیم شدت طیفی دارد

کمیت حاصله در زمان طبیعی و سرعت زمین را شتاب طیفی می نامند و آن را S_a نشان می دهند.

$$Q(t) = m \omega V(t) \quad (6)$$

$$Q_{Max} = m \omega S_v \quad (7) \quad S_a = \omega S_v \quad (8)$$

$$Q_{Max} = m S_a$$

تعیین مقادیر پاسخ لرزه طیفی و
الف) سیستم های با جرم متمرکز

تغییر مکان زمین $X_{Max} = S_d$

بیشترین درجه لرزه طیفی $Q(t) = m \omega V(t)$

$$Q_{Max} = m \omega S_v \Rightarrow Q_{Max} = m S_a$$

ب) سیستم های با جرم گسترده

$$V(x,t) = \psi(x) \cdot Y(t) = \psi(x) \cdot \frac{\bar{K}}{M^* \omega} V(t)$$

$$V_{Max}(x,t) = \psi(x) Y_{Max}(t)$$

$$\rightarrow V_{Max}(x,t) = \psi(x) \frac{\bar{K}}{M^* \omega} S_v = \psi(x) \frac{\bar{K}}{M^*} S_d$$

تغییر مکان لرزه طیفی

$$q(x,t) = \mu(x) \psi(x) \frac{\bar{K}}{M^*} \omega V(t)$$

$$q_{Max} = \mu(x) \psi(x) \frac{\bar{K}}{M^*} S_a$$

شدت نیروی لرزه طیفی

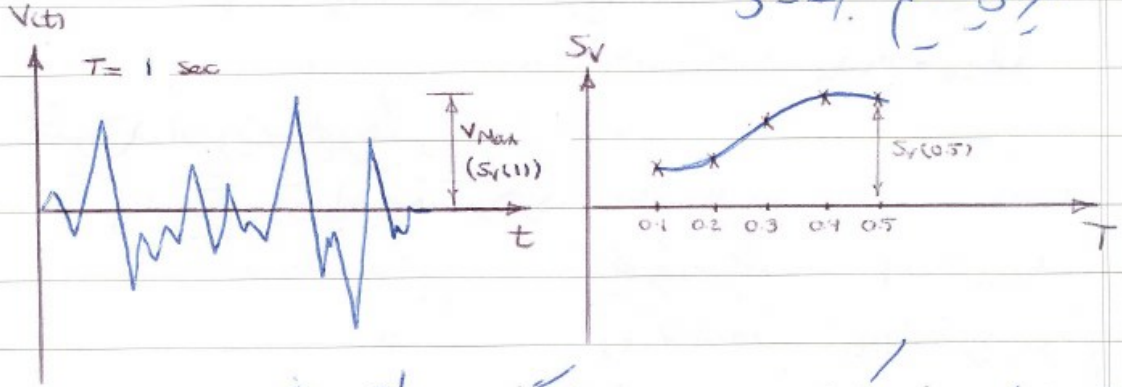
$$Q(t) = \frac{\bar{K}^2}{M^*} \omega V(t)$$

$$Q_{Max} = \frac{\bar{K}^2}{M^*} S_a$$

بیشترین درجه لرزه طیفی

$$V(t) = \int_0^t \ddot{x}_g(\tau) e^{-\xi \omega_n(t-\tau)} \sin \omega_D(t-\tau) d\tau \quad (a)$$

زلزله درونی - شتاب ثابت زلزله
برای سیستم $\xi = 2$



* 0.1 و n هر یک از مصالح بروداده بگیرد n طبقه می باشد (مردم)

$$(T=2.5 \rightarrow 0.1n=2 \rightarrow n=20 \text{ طبقه})$$

با این طبقه برای متوسط لرزه می اندیزد سرعت سازه را بصورت همگامی کند تا اثرات شدید موضعی ایجاد شده را کم کند و آن را برای تمام سازه قابل استفاده کند.

طبقه ای زلزله در صورت بر وجهند.

- (۱) طبقه تعمیر طول (S_d)
- (۲) طبقه سرعت (S_v)
- (۳) طبقه شتاب (S_a)

از رابطه (a) می توان دریافت که طبقه سرعت تنگی در سه پارامتر دارد

- (۱) طبقه شتاب زمین $(\ddot{x}_g(t))$
- (۲) نسبت انحطاط کجایی (ξ)
- (۳) فرکانس طبیعی سازه

بنابراین برای هر شتاب زلزله درونی دارای هر نسبت انحطاط کجایی مشخص

می توان طیف سرعت را بصورت تابعی از فرکانس $(T = \frac{2\pi}{\omega_n})$ بدست آورد و برای
 نسبت ضرب آنتیلاک کوانتی به سری از منحنی صاف قابل رسم می باشند به طوری که
 برای ترکیب یک فرکانس نسبت آنتیلاک کوانتی مشخص برای نتاب در دردی
 خاص یک نقطه از منحنی بدست می آید که بار هم سوئی این نقاط را بسط خطوط
 مستقیم عمودی که می خورد نظر برای اد می گردد این عملی که را در این مثال مخصوص
 طیف های سرعت می نامند

(نقاط Max و Min در طیف سرعت و عدت تندی های محلی حرکت را می نامند و در
 این نوع نمودار که اولاً می باشد توسط نتاب گشت های آنتیلاک برای
 مختلف گوار شده و ثابتاً می آید این که بدست آید و سپس بعد از آن طیف را از
 مورد محاسبه در این قرار می دهیم)

* برای بدست آوردن طیف نتاب بزرگ ثابت و صاف است و در فرض
 طیف می باشد کرده و نکته را رسم می نامیم. در برای بدست آوردن طیف تغییر مکان
 حاصل یقیم طیف سرعت را از فرکانس تعیین می کنیم

$$S_d = \omega S_v \quad S_d = \frac{S_v}{\omega}$$

طیف های پانچ، طیف های سوزنی هستند چون طیف های را در این یک افده هستند.
 بنابراین طیف های خاص این خاص سازه که داریم.

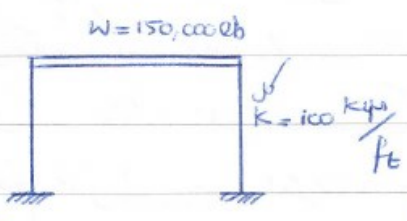
این ان در دو ایالت یقیم می شود

(۱) مزل، شرقی سه زاگرس

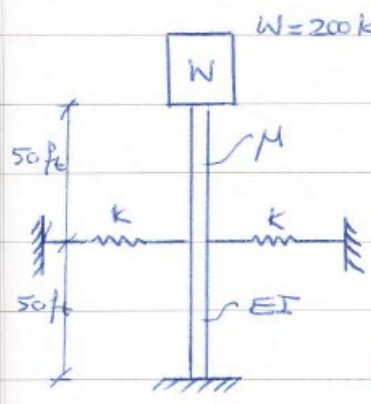
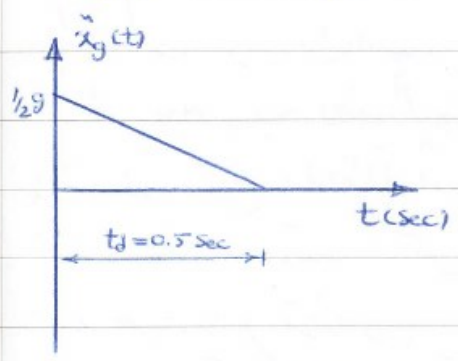
(۲) شمالی سه اسر (دره بازلت بالا و شدت زیاد)

نوع زلزله در صنعتی تکنیکی در این صفتی منطبقه استی دارد. حاصل بعدی

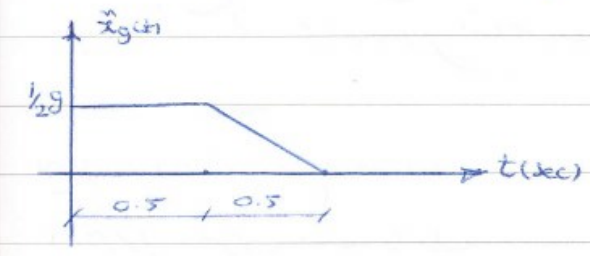
حاصل شو تندی (ضرب) است



۱۵- در این قاب یک ضربه شکل در عرض است
 در صورتیکه این قاب تحت اثر بارهای با
 ممکن شدت معانی قرار گیرد. مطلوبت تعیین
 (۱) تابع تغییر مکان
 (۲) مقدار Max تغییر مکان
 (۳) تعیین مقدار Max تغییر مکان در مین یا بیش



۱۶- برج چهارپایه به شکل معادل
 عمل شده است. در صورتیکه این سازه تحت اثر
 شدت شدت صورت زیر قرار گیرد. مطلوبت تعیین
 (۱) تابع تغییر مکان
 (۲) مقدار Max تغییر مکان
 (۳) شدت نیروی پیش



(۴) Max مین یا بیش
 انتقال را و در نظر بگیرد

طیف‌های طرح (Design Spectra) ۵

معنی طیف‌های ثبت شده کتاب زمین لرزه‌ها و وقوع زلزله‌های مختلف و طیف‌های آن
از آن جهت است که این کتاب روش منطقی را برای طرح لرزه‌های سازه‌ها
فراهم می‌کند. با وجود آنکه طیف‌های مختلف با یکدیگر اختلاف دارند ولی در
هر منطقه می‌توان بعضی خصوصیات مشترک را در نظر گرفت.
با استفاده از خصوصیات مشترک، محسوس‌تر است معنی طیف‌های هر منطقه
طیف‌های طرح را بدست آورد. که با کاربرد آن می‌توان سازه‌های مقادیر
در مقابل زلزله را طراحی کرد.

این معنی همان است که در لرزه‌های سازه‌ها به روش طیف‌های ارتعاشی در محدوده
حافظه بر اساس معنی طیف‌های ثبت شده در چندین زلزله بزرگ در آمریکا (آل استرو
۱۹۴۰، توت ۱۹۵۳، الیمیا ۱۹۴۹، و استرنز ۱۹۶۵) معنی طیف‌های اولیه است و
هموار شده‌ای را برای طیف‌های تغییر یافته، رعایت و کتاب رسم نموده است
شکل معنی طیف‌های لرزه‌ها در محوطات زمین در محل لرزه‌ها در هر یک از این سازه‌ها
نشان داده شده است جهت برای هر منطقه باید طیف‌های طرح را بدست آورد.
این معنی طیف‌ها بر مقدار بعضی از کتاب α_{max} است (تقریباً در $T=0$) می‌باشد و
صفت‌های آن است.

(فصل نهم و هفتم از هر یک از کتاب‌ها که در کتاب α_{max} است و $0.35g$ است)
در $T=0$ یعنی صفر است.

برای رسم طیف‌های متفاوت با استفاده از روابط زیر می‌توان در طیف‌های تمام طیف‌ها
به صورت نسبتی این
رعایت این روابط را می‌توان کرد، ولی وجود دارد، معنی طیف‌های هر سازه را

می توان هر دو که نمودار گارانتی شده باشد رسم نمود. از روابط قبل داریم:

$$\left\{ \begin{aligned} S_v = \omega S_d = S_d \frac{2\pi}{T} & \Rightarrow \log S_v = \log S_d + \log 2\pi - \log T \\ S_v = \frac{S_a}{\omega} = S_a \frac{T}{2\pi} & \Rightarrow \log S_v = \log S_a + \log T - \log 2\pi \end{aligned} \right.$$

رابطه (I) نشان بر این مقدار مشخص است، تغییرات گارانتی شده
گارانتی شده T در خط $y = -x + C_1$ می باشد.

رابطه (II) نشان می دهد بر ازای مقدار مشخص S_a ، تغییرات $\log S_v$
در خط $\log T$ بصورت $y = x + C_2$ می باشد.

شکل (A) گارانتی شده است که به طیف گویا، بصورت تالیفی از پررود و غیره

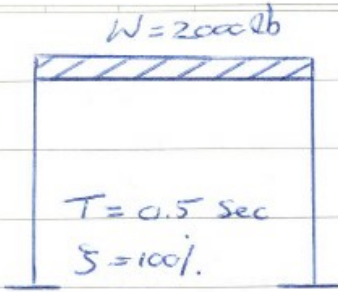
نشان می دهد. این گارانتی ها هم نظیر در شکل صدهای شد برای Max نشان می دهد $PGA = 0.2g$
(نشان در $T=0$) می باشد (pick Ground Acceleration).

$$\log S_v = \log S_d + \log 2\pi - \log T \Rightarrow y = -x + C_1$$

$$\log S_v = \log S_d - \log 2\pi + \log T \Rightarrow y = x + C_2$$

Damping (در نمودار بصورت درجه 2 است)

برای نشان $0.35g$ باید مقدار S_v و S_d را در $\frac{0.35}{0.2}$ ضرب کنیم



← (حالت صدم مستقر)
 مثال: قاب سازه صلب مفروض است. در صورتیکه
 پیرودانش قادر 0.5 sec و نسبت استخلاف
 10% در نظر گرفته شده باشد و این
 قاب در منطقه ای باشد که بتوان برای

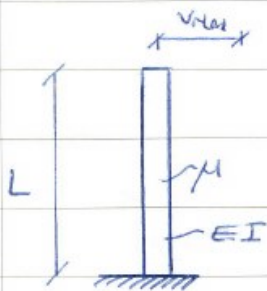
مقادیر آن از شکل (A) استفاده کرد. مصلوبات تعیین M_{Max} تغییر نکند
 هم چنین M_{Max} بیش یابد.

$S_v = 6 \text{ in/sec}$ $S_a = 0.2g$ $S_d = 0.48 \text{ in}$

این مقادیر با استفاده از نمودار شکل A بدست آید.

$x_{Max} = S_d = 0.48 \text{ in}$

$Q_{Max} = m \cdot S_a = \frac{2000}{g} \times 0.2g = 400 \text{ lb}$



← (حالت صدم کمتر ده)
 مثال: ه تنوع تغییر تیر دار شکل دیگر مفروض است.
 در صورتیکه جرم دروازه صطل m در صورت کنوانت
 و ثابت فرس شود هم همین صلبیت EI
 ثابت باشد و از تابع شکل
 $\psi_{cat} = 1 - C_1 \frac{\pi x}{2L}$

توان استفاده کرد. مصلوبات تعیین M_{Max} تغییر نکند.
 هم چنین M_{Max} بیش یابد درصورتیکه تیر از شکل A برای تعیین مقادیر
 صطل استفاده کرد. (همین تیر $T = 0.55$ ، $S = 10\%$ است)

$T = 0.55, S = 10\% \rightarrow S_v = 6 \text{ in/sec}$ $S_a = 0.2g$ $S_d = 0.48 \text{ in}$

$v_{Max} = \frac{K}{m} S_d \psi_{cat}$

$$m^* = \int_0^L \mu(x) (\psi(x))^2 dx = \mu \int_0^L (1 - C_1 \frac{\pi x}{2L})^2 dx = 0.228 \mu L$$

$$= \int_0^L \mu(x) \psi(x) dx = \int_0^L (1 - C_1 \frac{\pi x}{2L}) dx \cdot \mu = 0.364 \mu L$$

$$V_{Max}^{(1)} = \frac{0.364 \mu L}{0.228 \mu L} (0.48) \psi_{(1)} \rightarrow V_{Max}^{(1)} = 0.77 \psi_{(1)} = 0.77 (1 - C_1 \frac{\pi x}{2L})$$

$$\Rightarrow V_{Max} = 0.77 \psi_{in}$$

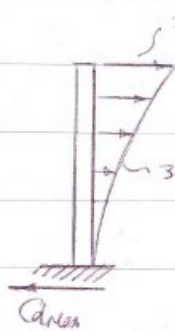
$$q_{Max} = \frac{\bar{K}}{m^*} S_a \mu(x) \psi_{(1)} = \frac{0.364 \mu L}{0.228 \mu L} (0.2g) \mu (1 - C_1 \frac{\pi x}{2L})$$

$$\mu = \frac{W}{g}$$

W نیروی وارد شده

$$W = \omega L$$

$$\Rightarrow q_{Max} = \frac{0.364}{0.228} 0.2g \times \frac{\omega}{g} \psi_{(1)} = 31.7 \frac{\omega}{g} \psi_{(1)}$$

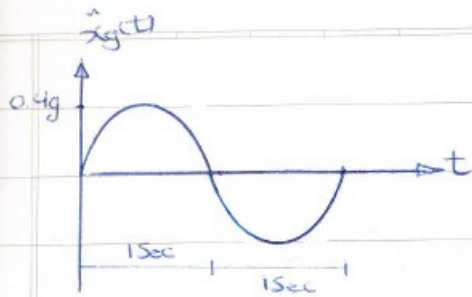


$$Q_{Max} = \frac{\bar{K}}{m^*} S_a$$

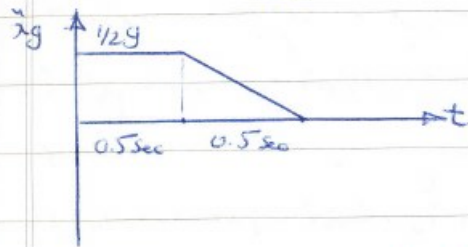
$$\Rightarrow Q_{Max} = \frac{0.364 \mu L}{0.228} (0.2g)$$

$$Q_{Max} = \frac{0.364^2}{0.228} \frac{W}{g} \times 0.2g = 11.5 \frac{W}{g}$$

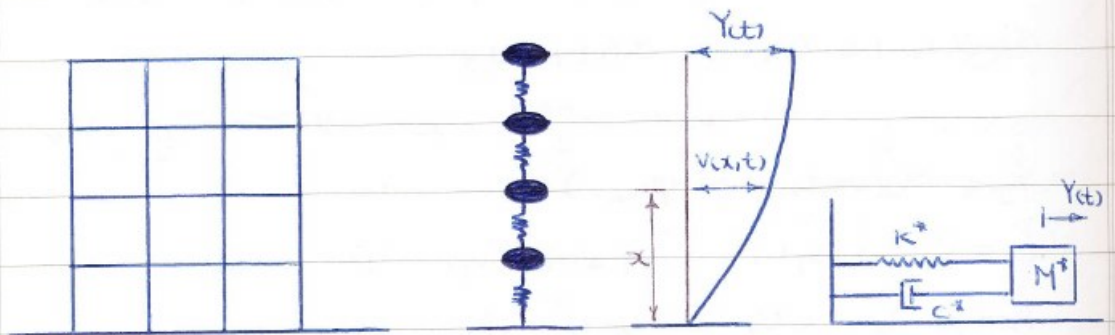
تدریس ۱۷: در صورتیکه نتوانستیم در مورد آن گفتن مطابق با مثال
الف و ب باشد، معادلات تعین می‌گردد. این دو درای تغییرات سرعت و
تدریس



$\epsilon_1 = 0$
 طبقه‌های نزدیک به هم
 $\epsilon_2 = 5\%$, $\epsilon_3 = 10\%$ بدلت ادریس
 (1) رسم تا 45 درصد



پانچ سازه‌های سازه‌ای تحت اثر حرکت زمین



قالب واقعی

مدل جرم متمرکز

سختی جرم متمرکز اول همان سختی طبقه اول است

- $V(x,t) = Y(t) \cdot \psi(x)$ (1)

- $\dot{V}(x,t) = \psi(x) \cdot \dot{Y}(t)$ (2)

- $\Delta V(x,t) = \Delta \psi(x) \cdot Y(t)$ (3) تغییر مکان سازه در طبقه اول

$\Rightarrow \Delta V(x,t) = \Delta \psi(x_i) Y(t) - \Delta \psi(x_j) Y(t)$ (4)

- $\delta V(x,t) = \psi(x) \delta Y(t)$ (6) تغییر مکان مجاری

برای بدلت ادریس بعد از حرکت کابلیت محدود حرکت سازه نزدیک به هم را

اصورت زیرین است

$$F_I + F_D + F_S = P(t) \quad (5)$$

برای صاف شدن و صاف شدن همه اجزای این مدارات را می توانیم با استفاده از روش کارهای مجاری میانه نمود. در این حالت تقسیم مکان مجاری باید هم سازگار با تقسیم انرژی سیستم باشد. با توجه کار در این تقسیم مکان مجاری، معادله (5) را معادله زیر تبدیل می کنند.

$$\delta W = F_I \delta v(x,t) + F_D \delta \Delta v + F_S \delta \Delta v - P(t) \delta v(x,t) = 0 \quad (7)$$

تقسیم مکان نسبی مجاری میانه $\delta \Delta v(x,t)$

$$\delta \Delta v(x,t) = \Delta \psi(x) \cdot \delta Y(t) \quad (8)$$

برای این روش، استوار و فرکانس موازنه بردار

$$F_I = m \ddot{v}(x,t) = m \psi(x) \cdot \ddot{Y}(t) \quad (9)$$

$$F_D = c \cdot \Delta v(x,t) = c \cdot \Delta \psi(x) \cdot \dot{Y}(t) \quad (10)$$

$$F_S = k \cdot \Delta v(x,t) = k \Delta \psi(x) \cdot Y(t) \quad (11)$$

پس از جانشین کردن احوال (3)، (6)، (8)، (9)، (10)، (11) در رابطه (7) و نتیجه اصورت معادله حرکت تقسیم یافته شدن داریم:

$$M^* \ddot{Y} + C^* \dot{Y} + K^* Y = P^*(t)$$

در این رابطه مقادیر M^* ، C^* ، K^* و P^* را می توانیم با استفاده از تقسیم یافته میانه که صورت زیر تعریف می شود

$$M^* = \sum m_i \psi_i^2$$

جمع معادل

$$C^* = \sum c_i \Delta \psi_i^2$$

مجموع استوار معادل

$$K^* = \sum k_i \Delta \psi_i^2$$

تقسیم معادل

نظری معدل $\Sigma P^* = \Sigma P_i$ کلی

این درصدهای اعمال P_i بود درصدهای در سیستم تحت اثر حرکت زمین قرار گیرد
نظری معدل موثر P_{eff}^* به صورت زیر است

$$P_{eff}^* = \bar{K} \bar{x}_g \omega \quad (17)$$

$$\bar{K} = \Sigma m_i \omega_i \quad (18)$$

معمولاً ضریب استخلاف معدل هر ضریب نسبت استخلاف جریان بین می گردد
در این حالت

$$C^* = \Sigma c_i \Delta \psi_i^2 = 2 \xi m^* \omega$$

در این رابطه ω نامیده فرکانس زلزله می سیستم تقسیم یافته می باشد مقدار
آن برابر است با

$$\omega = \sqrt{\frac{k^*}{m^*}} \quad (20)$$

همانطور که مشاهده می شود، این فرکانس در مقدار بخشی معدل در حجم معدل
تغییر دارد چون که k^* بستگی به تابع شکل تغییر شده (4) خواهد داشت
بنابراین هر دو در تابع شکل به تابع واقعی m^* بستگی دارند، فرکانس ω بسته به تقسیم خواهد
بود در صورت کسر درصدهای این وضعیت خواهد بود که مقدار فرکانس ω تغییر
شود. جدا فرکانس واقعی ساز، فرکانس کوچکتر است.

فرکانس ω تغییر در مدت است در سیستم می خواهد معدل از ω را مصرف کند، پس
مراعات قیاسی این امر می شود. بنابراین در هر سیستمی این امر می تواند

توابع شکلی پیشنهادی برای ساختمان‌ها با ابعاد مختلف و