

# به نام خدا

saze118.com



۱) تئوری سازه‌ها (۱) « علی ارگول (نشان) »

سازه از مجموعه‌ای از اعضا (elements) تشکیل می‌شود (members)

و وقتی که سازه می‌شود برای یک function خاص مورد استفاده قرار می‌گیرد خاصیت باربری Loading دارند.

درس ما تحلیل یا تئوری سازه است. در واقع می‌خواهیم ببینیم نیروها و تغییرات

حالی که سازه و اعضای سازه چه هستند؟ Analysis

هدف از طراحی این اعضا است به گونه‌ای که هم‌اکنون باشد پس اول باید

بدانیم چه نیروهای در نشان می‌افتد!

Loading دو بخش دارد: سازه بارندگی بنا داده می‌شود  
 در آن زمان نوعی که Static Loading & Dead Load  
 Dynamic Loading

Static Loading مثل وزن سازه در زمان ساختن  
 Dynamic Loading بار موج، بار باد، بار موج انفجار: اثر دینامیکی دارند

تغییرات نسبت به زمان خیلی زیاد است از پس ساختن به طور مجازی  
 دارد کار محاسباتی ما می‌شود.

مفهوم Static Loading بار پس می‌شود (درس ما در این مورد تأیید است)

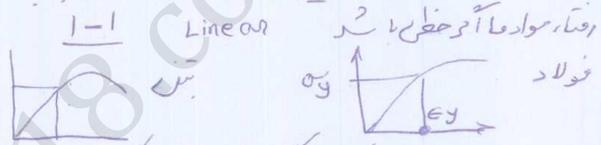
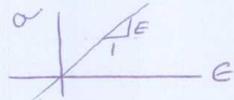
ما سازه‌ها را در تئوری می‌بینیم؟ آری! تئوری (تیر، چابک، ...). سازه دودهی ما باید



Dimension Structure  $1-D, 2-D, 3-D$  دارند هم نداشتن اعضای  $1-D$  اعضای  $2-D$  به دست می آوریم و  $3-D$  که با دست نخورده (با کامپیوتر انجام می دهیم) دقت آن از سر بردی خطی بیشتره مثلاً: سقف بتنی «plate» است و  $2-D$

✓ Linear vs. Nonlinear Analysis

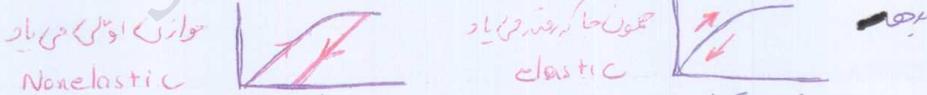
توی لاینس Linear است خط سازه  $\sigma$  اجزا رفتار خطی داشته باشند دومی بار  $\sigma$  برابر جرم  $\epsilon$  ها برابر شوند رفتار مواد ما غیر خطی باشد



رفتار مواد تالی که دیکر خطی نیست طبعی غیر خطی رفتار می کنند. در لاینس رفتار مواد خطی است ولی ما با رفتاری که لا تا حدی انجام می دهیم که خطی باشد این قانون هوک برقرار است.  $\sigma = E \epsilon$  (ماتریس)

✓ Elastic - Nonelastic

امکان داره مواد ما غیر خطی باشد ولی رفتار Elastic یا Nonelastic نشان



فاده مان می تواند Linear باشد یا Nonlinear همون جا می تواند Elastic رفتار نند یا Nonelastic.

غیر خطی بود جان: ۱ سواد ۲ هندسه ی سازه (Geometry)

و ما خود دو بار در مسائلی که خطی در نظر می گیریم آن کس که نداند دندانم نداند

درجه ی مرتب ابدال هم عاید

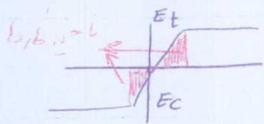
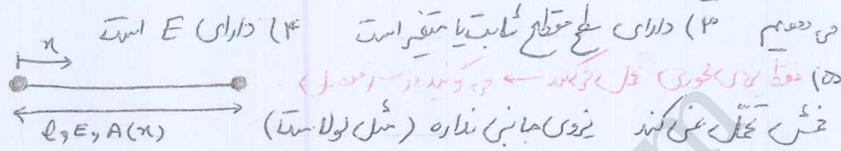
- ۱) هوک  $\sigma = E \epsilon$
  - ۲) رفتار Elastic
  - ۳) هندسه ی سازه مورد دارد
- باید دقتی که طار بر بهر فرمول لایدانی اما دانستن غیر خطی نباید برایت زحمت آفرین باشد  
عام مسائل ما خطی هستند پس بدان صحیح جز نباشد  
اولین قدم طراحی آن از کردن است. سری که تعیین هم لا داده بگیر  
کتابت جابجاءات + استاتیک (عضو مابا کاجاری و خریا) لا مورد بلند

۲

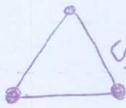
Truss Structure

خرپاها

ساده ترین عضو (truss element : ۱) ای بوری است (۲) طولش دو ایلاتین



از عضو خرپایی خواهم سازه (دو بعدی) درست کنیم. بهترین تعداد: ۳ عضو



خرپای ساده (خرپای مادی، خرپای پایه) کوچکترین سازه ای بوری

Member - Node (اتصال)

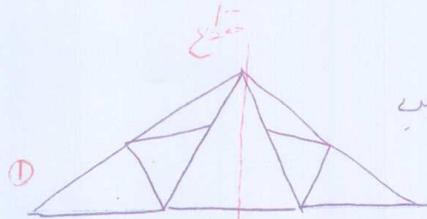
بنابراین هر دو ایلاتین است  $N = ۳$   $M = ۳$  خرپای پایه

خرپای ساده :

خرپای ساده یا simple truss. بر سببای خرپای پایه شکل می شود  
 و با اضافه کردن یک گره به وسیله ای افزودن دو عضو با اتصال به گره های قبلی متصل  
 شود شکل می شود. مهم نیست که خرپای چه اشکال هم لایحه ای شکل، خرپا هستند.  
 (\*) این دو عضو باید در یک راستا باشند. در خرپای ساده  $M = 2N - 3$   
 مانند بداییم گنجه لایحه حل استفاده کنیم. در خرپای ساده از آخرین گره  
 ادیش گره لایحه کار می بریم و تا اولین گره می ایسم پس لایحه حل ساده ای است.  
 همواره می توانیم درش گره لایحه ای این خرپا استفاده کرد.

خرپای مرکب

از اتصال چند خرپای ساده مهم بردش خاصی شکل می شود.  
 مثلاً دو خرپای ساده با در یک گره هم متصل می کنیم به علاوه ای عضو لایحه دیگر  
 از گره نفس زنده و جدول آن می تواند نیرو (مانند) ایجاد کند.



خوبی کرید

$$M_1 = 2N_1 - 3$$

$$M_2 = 2N_2 - 3$$

گرفتن

$$N = N_1 + N_2 - 1$$

$$M = M_1 + M_2 + 1$$

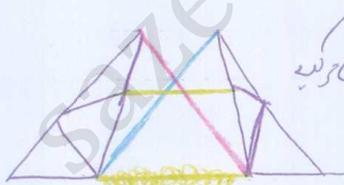
$$M = 2(N_1 + N_2 - 1) - 4 + 1 \rightarrow M = 2N - 3$$

پس خوبی در این دو خنجر ساده در یک گروه + این عضو که حول آن نقطه  
مان اجباری کند از این لحاظ بررسی می کنند.  $M = 2N - 3$

دیکم بررسی و انهم از روی گروه های مختلف استفاده کنیم  
TA: رضا عنایتی اول بررسی ها که خودمان را حل می کنیم و یاد می گیریم  
لے یکشنبه ۱۵/۷/۹۶

برای اتصال صلب دو سازه بهم باید حداقل سه سازه نسبت از هر دو بدین سازه

۱) مستطاب نباشند ۲) حواری نباشند (۳) متصل شوند



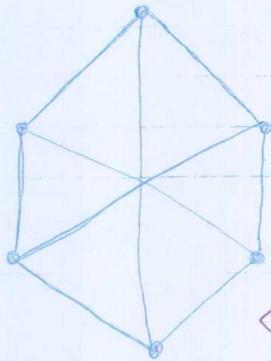
خوبی کرید

$$M = M_1 + M_2 + 3 = 2(N_1 + N_2) - 6 + 3$$

$$\rightarrow M = 2N - 3$$

$$N = N_1 + N_2$$

در آن حالتی قرار باشد  $M = 2N - 3$  هم هست



$$N = 6 \quad M = 9$$

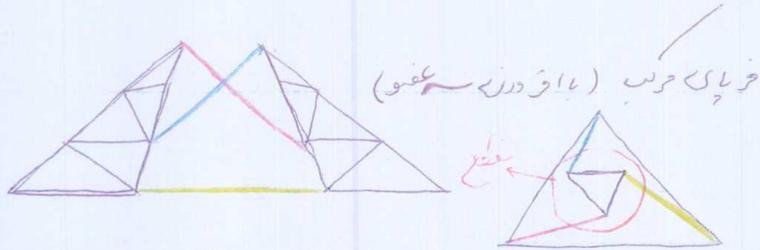
Complex truss

$$M = 2N - 3 \quad \checkmark$$

اما این خوبی ساده یا  
خوبی کرید نیست پس به خوبی که نه ساده  
باشد و نه مرکب و  $M = 2N - 3$  خوشی صارت باشد  
می داریم خوبی غیر صحیح (عمولاً خوبی باید بداند ولی  
می تواند هم داشته باشد!)

۱) حل ۲) پایداری حلی دقت می خواهد

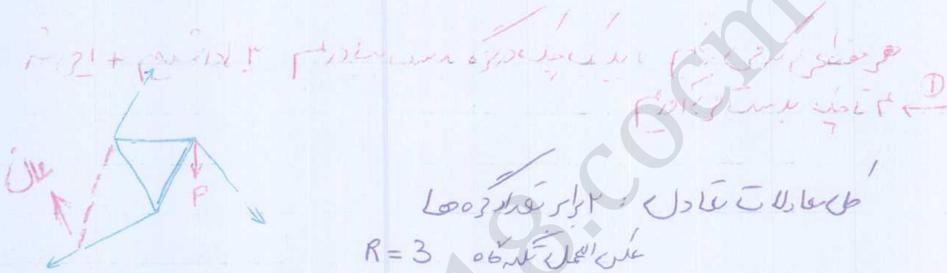




خوابی حرکت (یا اول درجه لغتو)

تنشج

روش مقطع : از محل اتصال دو خوابی ساده یک مقطع می زنیم



طی معادلات تعادل ۳ برابر معادله ها

عبر العمل نگذرد  $R=3$

مجموع =  $M+R$  حالات =  $2N$

روش کوه مقطع  $M=2N-3$  اینجاست تا بتوانیم شرایط تعادل کنیم  $M+R=2N$

statically determinate structure

✓ عزیز زیاد حل کنید تا سه احتمال عمل به سوال از رویای در کل می کنید!  
به خاطر همین است که می مانور می خوانیم تا علاوه بر دور رفتن این در دستگیر بیاید!  
باید راستی

1)  $M+R=2N \rightarrow$  statically determinate structure

2)  $M+R > 2N \rightarrow$   $n$  معادله غیر تعادلی  $\rightarrow$  تعداد مجهولها - تعداد معادلات = درجه نامعین  $n$

استاتیکی نیاز داریم پس به تعداد  $n$  معادله الاستیک (تغییر شکل) بدست می آوریم.

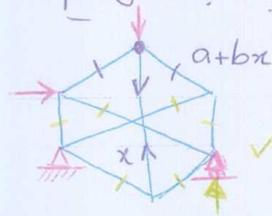
3)  $M+R < 2N \rightarrow$  سازه ناپایدار است



حل فرم‌های گزینش در اندونز حرکت اند به فرج‌اند

روش مقطع هم کار آمد نیست. پس چکار می‌کنیم. نزدیک عضو طولی بریم

$x$  دید از روش گره نزدیکی دو عضو تباری را بر حسب  $x$  بدست می‌آوریم.



به جای  $\sqrt{\quad}$  مجهولان بدست می‌آید.

پس چکار می‌کنیم

پایداری سازها

همه فرم‌های ساده در جواب پایداری اند اما پایداری فرم‌های فرج‌بند

است. (علم و صنعت!)



۶

سوری سازه‌ها (۱)  
 «گل انسانی»

پریمیاسا حسوند: عمران ۱۷

TA: عبداللہ یا عبداللہ (۱)

طراحی حل تمرین: یکشنبه ساعت ۵ تا ۹  
 ✓ ← تمرین‌های خودمان مهم‌ترند پس اول (درطرح) حل  
 تمرین (تمرین‌های خودمان) را حل می‌کنیم بعد از آن درمیان طرح تمرین‌های نمونه  
 کلیدی سازه بین بسیاری از درس‌ها می‌باشد!

«بیایم با هم در سازه‌ها کار کنیم»  
 شب طاسف کافیم درمیان خودمان

Don't be afraid we'll make it out of this mess!

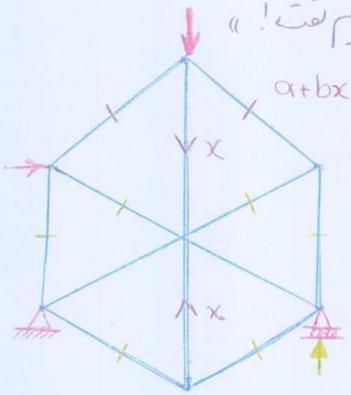
It's a love story baby just say "yes".



پایداری سازه ها

تخمین فرمهای ساده و ترکیب پایداری آنها پایداری فرمهای پیچیده است.

«علم و صنعت!» (روش مهندسی را جلوه خواهم گفت!)

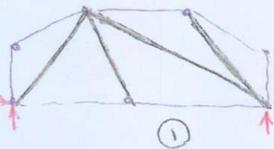


در این جا روش مقطع دیم کار آمد نیست!

درست می آید  $\checkmark \rightarrow x$

در جای  $\checkmark$  محموله  $(x=)$  درست نمی آید.

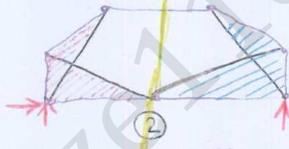
از راه حل دیگر پایداری که فرج آید!



①

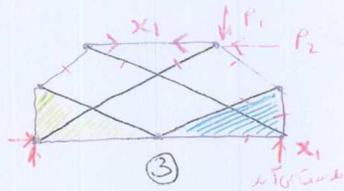
$N = 7$

$2(7) - 3 = 11$



②

$11 - 7 = 4$



③

درست می آید

نیاز داریم  $4$  عضو

①: فرمهای ساده است (فرم دو عضو جدید!) برای حل از بیرون فرمهای ساده شروع می کنیم.

$\checkmark$  روش گره حتماً تنها برای فرمهای ساده جواب می دهد.

پرزده: هر یک از فرمهای ساده (برای  $2N = M + R$ ) اعضا و گره ها و تکیه گاه ها را بنویسید و در هر یک از گره ها ۲ معادله

بنویسید  $\leftarrow 2N$  معادله  $2N$  مجهول لاجل گنجد!  $M + R$  جایی ها!

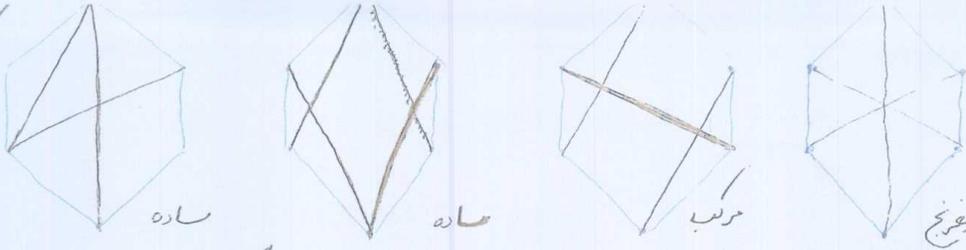
پروژه: نسبت تکیه گاه ها داشته باشیم! تکیه گاه سرت  $\checkmark$  CareedProject

②: فرمهای ترکیب است. روش گره جواب می دهد  $\leftarrow$  روش مقطع ابداع شد. عضو گره لا مستطقی زیر

تکرار عمل گره بگیریم نزدی عضو درست می آید. بعد از روش گره استفاده می کنیم در دست می آوریم!

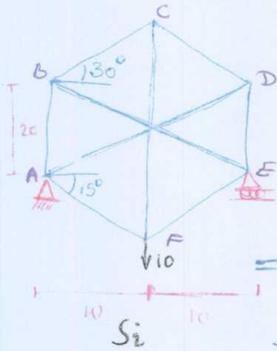
③: فرمهای پیچیده ابتدا فرمهای ساده را بنویسید و بعد از آن گره ۳ مجهول داریم  $\leftarrow$  تکیه گاه سرت





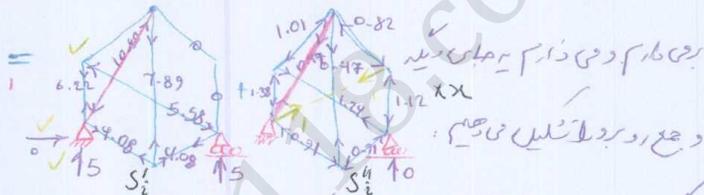
ماهی توانیم برای نوع سنده روش حل را بدست بیاوریم. فرمای اجزی لامی خواهیم باروش

صغیر حل کنیم.



روش هینرک (Complex Truss)

فرمای از جدول این به فرمای ساده تبدیل می کنیم! به عضو



اگر نیرو در عضو صورتی = باشد کار بالا درست است (جمع) چون معادلات ما درجه می بینیم

ملش های عضو (نیروهای عضو) را درجه های می کنیم به سادگی نوشتن را وایه قادی!

فرمای بفراخ ما داریم دو فرمای ساده و چون در اصل حل کردیم. حالا چون می خواهیم در صورتی

نیرو صغیر پیدا می کنیم (S<sub>zi</sub> نیرو در عضو فرمای اصلی؛ S<sub>zi</sub> نیرو در عضو دردی)

$$S_{AC} = S_{AC}^I + S_{AC}^H(x) = 0 \rightarrow x \checkmark \quad x = \frac{10.89}{0.47} = 23.42$$

یعنی (حل دومی)  $23.42 \times$  + حل اولی = حل کل فرمای فرای اصلی سنده ما!

$$S_{zi} = S_{zi}^I + x S_{zi}^H$$

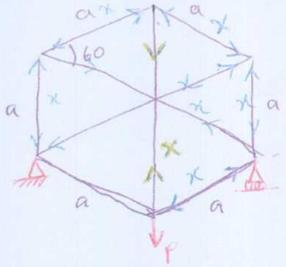
خودمان این را می بینیم که این سنده فقط به سنده یعنی آن سنده  $x$  را می بینیم و ما آن

(توجه کنید) این سنده آن روش ما در دردی خودمان خود چون باعتره!

از خود شروع در عضو ما می کنیم در آن  $x$  داریم  $x$  در آن  $x$  داریم!

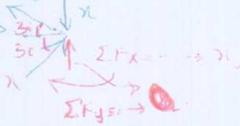


### پایداری تیرهای بنوعی



تیرهای بنوعی خنجر جانب: تیرهای شش منظم منتظم

این تیرهای جانبی را خواهیم حل کنیم



$x = P/2$

پس این تیرها پایدار است. یعنی این تیر خاصیت باربری ندارد یعنی  $P=0$  باید باشد ← تغییر مکانی در حد که توانا شش از 60 و 30 خارج شوند! باروش بار منقسم داریم برای حل کردن پایداری تیرها که البته این جا همچنین کافی است که به این تناقض رسیدیم. همچنین که زاویه از 60 خارج می شوند ← تیرهای ما پایدار می شود. اگر تیر 60 باشد اگر  $P$  خیلی کوچک داشته باشیم تیرها در عضوها  $100P$  یا  $200P$  اند اما باید  $1000P$  و ...! تیرهای بنوعی پایداری این از حد دیگری به دست می آید!

### تیرهای بنوعی بار منقسم

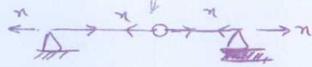
#### Zero load test

برای تیرهای  $m = 2N - 3$  صحت اما ما بیشتر در مورد تیرهای بنوعی استفاده می کنیم

صحت: خلا برای تیرهای (تیرهای) استفاده می شود و جواب مثبت.

تیر از اعضا لا زیرین لا تیر  $x$  ← تیرهای نزدیک به صحت یا دور به ترتیب ← عملی اولی ها = (یعنی صحت)

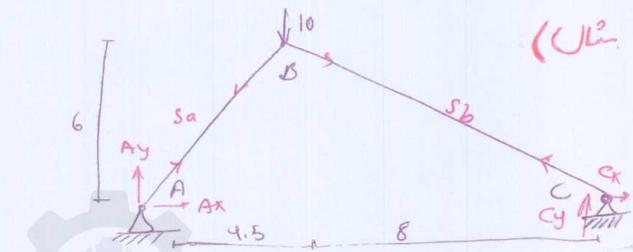
پس به خاطر بارگذاری صحت بار  $x$  احتمالاً بودم است و جانب اینجا است که  $x$  می تواند صحت باشد در حالت



صحت بارش رو می کند استوار ← سازن صحت پایدار است.

دلیل: استدلال نامحتمل: چون  $x$  می تواند صحت می باشد ← می تواند  $\infty$  باشد ← پایدار

$$\begin{aligned} A_n + 0.6 S_a &= 0 \\ A_y + 0.8 S_b &= 0 \\ -0.6 S_a + 0.8 S_b &= 0 \\ \textcircled{10 + 0.8 S_a + 0.6 S_b} &= \textcircled{-10} \\ 0.8 S_b + C_x &= 0 \\ 0.6 S_b + C_y &= 0 \end{aligned}$$



(مثال)

۷

بعد ما تریه طی بدست می آید لاجل می بینیم. ما تریه  $2N \times 2N$  و  $2N$  مجهول داریم.

چه نوع ما تریه A در میانش صورت است!

اگر در میانش A تریه به صورت ما تریه باز برار ما از تو هندسی ناپایداری است.

Substructuring یا Superposition

برها

در خواص کلی برها لاوتیم، اما تغییر مکان ها لا تیه حساب می رود.

چون در مورد خواص آن روش قدیمی بود. در تریه سه مجهول داریم.

این برها مثبت اند (برها داخلی) از وجه عمل و عمل العمل اند (کشش لا مثبت بگیرد).

اگر تریه خرد این جوری می خندد  $(M+5)$  ح

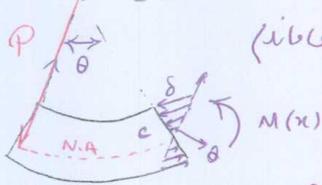
M مثبت ← در تریه با ارماتورها لا بین می نذاریم (اگر M باشد).

برهای خارجی (تغییر مکانها داخلی - خارجی) ← اینها مثبت اند (خارجی)

خلاصه ای از نتایج جامدات

اگر تریه داشته باشیم تحت اثر بارگذاری، این تریه بارگذاری ما را بریم dx در تریه

کنیم. کشش با لات، پائین کشش (میخورد با تریه ماند)



برای این برها  $M(x) = M(x)$  حال ما است.

سه خط ما اند  $\theta = \frac{\delta}{c}$  و در تغییر مکان ها وجود ما است.   
 3- تا از حول صاف است.

$$\theta = \frac{\delta}{c} = \frac{dx}{P} \quad \epsilon = \frac{\sigma}{E} = \frac{Mc}{EI} \quad \frac{\delta}{dx} = \epsilon = \frac{c}{P} = \frac{Mc}{EI}$$

$$K_v = \frac{1}{P} = \frac{d^2y/dx^2}{[1 + (dy/dx)^2]^{3/2}} \approx \frac{d^2y}{dx^2} \text{ (Curvature)}$$

$$\frac{dy}{dx} = \theta = \frac{Mc}{EI}$$

$$c \frac{d^2y}{dx^2} = \frac{Mc}{EI} \rightarrow \frac{d^2y}{dx^2} = \frac{M}{EI}$$





7

$\frac{M}{EI} = \omega$  ← معادله ممان = معادله جابجایی → متناظر می شوند

غیر، همان بارالاستیک همان تقویر ممان است.  $\theta = \psi$  تغییر ممان

elastic loadings

روش انرژی

برش بارالاستیک  $\theta$

$\theta = \psi$  بدون استفاده از انتگرال گیری از روش محدودیت بدست می آید. به جای بارالاستیک

بگذاریم. باید شرایط مرزی اش را هم در نظر بگیریم. ← دوتا constant ممان بدست می آوریم.

\* همان بارالاستیک = تغییر ممان \* برش بارالاستیک = ضریب بارالاستیک

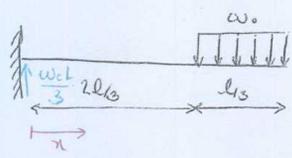
initial condition ← (زمان) شرایط مرزی (ممان و جابجایی) ← boundary Cond.



همان که در ابتدا می خواستیم. در اینجا هم می خواستیم. هر دو را در هم می زنیم. باید بدیش کنیم. بارالاستیک (تغییر ممان)  $EI$  می شود. در اینجا جابجایی بارالاستیک است. هر دو را در هم می زنیم تا جابجایی بارالاستیک

روش در این تقویر ممان می باشد. شکل است.  $\theta$  درجه 2 دوتا.  $y$  درجه 4 دوتا.

این  $\theta$  روش + این  $y$  روش



سوال) که از این روش بگیریم: (با درستی)  $\delta(x-x_0)$  تابع دیراک.  $\int_{-\infty}^{+\infty} \delta(x-x_0) dx = 1$

$$\frac{2l}{3} \leq x \leq \frac{2l}{3} \quad \frac{M}{EI} = \frac{w_0 l}{3EI} x - \frac{w_0}{2EI} (x - \frac{2l}{3})^2 \quad \theta = \frac{1}{EI} \left( \frac{w_0 l}{3} \frac{x^2}{2} - \frac{w_0}{2} \frac{(x - \frac{2l}{3})^3}{3} \right) + \theta_0$$

این جابجایی را می بینیم.  $\theta = 0$  است. این بارالاستیک شرایط مرزی در این جا  $\theta = 0$  و  $y = 0$

پس برای ما کافی است که این را بدست آوریم. توی شکل می بینیم!



« الخبابة من الصدق » بدت ماشه در خبات در دست در دستکاری و لاستیکی است. چندی ماه  
 ۱۰ ایم سله ایله خلاص ثابت بیه. طورت مان لا عوض کرده اند که این حرف می خندیم.

حالا دست آوردن لا در مثال قبلی (حالی) در  $y = \frac{1}{EI} \left( \frac{w_0 l}{3} \frac{x^3}{6} \right) + \theta_0 x + y_0$

در لا در صورت دیگر  $y = \frac{1}{EI} \left( \frac{w_0 l}{3} \frac{x^3}{6} - \frac{w_0}{2} \left( \frac{(x-2l/3)^4}{12} \right) \right) + \theta_0 x + y_0$

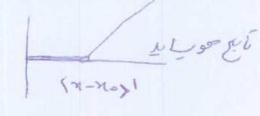
در این صورت دیگر  $(x=2l/3)$  را برابر  $x$

در  $x = \frac{2l}{3}$  صورت دیگر  $(x=2l/3)$  را برابر  $x$  و در حالتی دیگر  $\theta = 0$  می شود.  $\leftarrow$

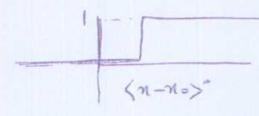
هو باید سری و تابع singular لا تعریف کرده است که  $\delta$  unit step function

در گالی می کند به پیدا کردن جواب برابر  $\delta$  unit step function

$$\langle x-x_0 \rangle^n = \begin{cases} (x-x_0)^n & x > x_0 \\ 0 & x < x_0 \end{cases}$$



$$\langle x-x_0 \rangle^0 = \begin{cases} 1 & x > x_0 \\ 0 & x < x_0 \end{cases}$$



حالت تابع  $\frac{d}{dx} \langle x-x_0 \rangle^n = \frac{n}{x} \langle x-x_0 \rangle^{n-1}$

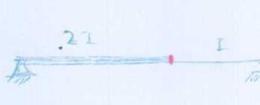
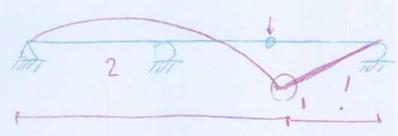
مثال بندی  $\frac{M}{EI} = \frac{1}{EI} \left( \frac{w_0 l}{3} x - \frac{w_0}{2} \langle x-\frac{2l}{3} \rangle^2 \right)$

$\theta = \frac{1}{EI} \left( \frac{w_0 l^3}{6} x^2 - \frac{w_0}{6} \langle x-\frac{2l}{3} \rangle^3 \right) + \theta_0$

$y = \frac{1}{EI} \left( \frac{w_0 l}{18} x^3 - \frac{w_0}{24} \langle x-\frac{2l}{3} \rangle^4 \right) + y_0$

استاد در این تابع هو باید در  
 دایره و این است.  
 نکته حاد مورد استرال مضاف

جلسه چهارشنبه ۱۲، ۱۴، ۱۸



۱) عدد پوسٹلی در I  
 ۲) عدد پوسٹلی در II  
 ۳) عدد پوسٹلی در III

۴) تا ثابت باید پیدا کنیم. یعنی تو کنیم در این جا برای  
 ۱) عدد پوسٹلی در I  
 ۲) عدد پوسٹلی در II  
 ۳) عدد پوسٹلی در III

01



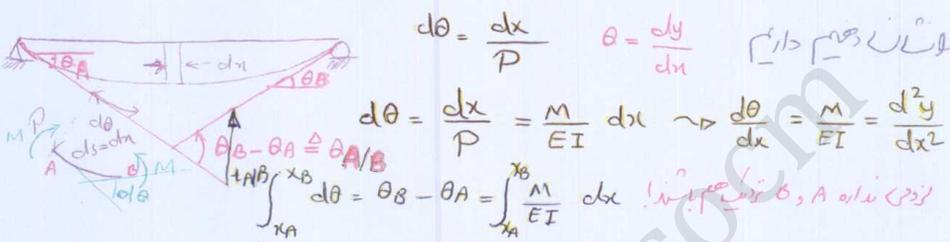
$$w(x) = w_0 - \langle x - l/2 \rangle w_0$$

$$\frac{M}{EI} = \frac{d^2y}{dx^2} \rightarrow \text{Elastic local} = \frac{M}{EI}$$

Moment Area Method

روش تکر سطح

در تئوری کتات اثر بارگذاری بر تغییر شیب (پیدا می کند اثر بار و جوش با هم در dx و ان dx



از ضرب لایه 5 بر A می رویم (theta\_B/A). سطح زیر منحنی بار الاستیک از نقطه A تا B

قانون اول تکر سطح: اختلاف ضرب لایه 5 نسبت به A برابر است با سطح زیر منحنی بار

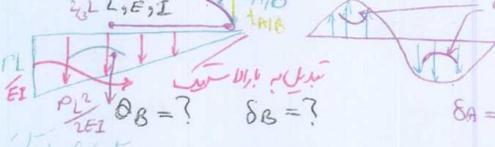
$$\theta_B - \theta_A = \theta_{A/B} = \int_{x_A}^{x_B} \frac{M}{EI} dx$$

$$t_{A/B} = \int_{x_A}^{x_B} (x_B - x) \frac{M}{EI} dx \quad dt = (x_B - x) d\theta = (x_B - x) \frac{M}{EI} dx$$

$$t_{A/B} = \int_{x_A}^{x_B} dt = \int_{x_A}^{x_B} (x_B - x) \frac{M}{EI} dx$$

$$t_{A/B} = \int_{x_A}^{x_B} (x_B - x) \frac{M}{EI} dx$$

سؤال) معادلات theta و y(x) را بنویسید. (I ثابت) و بارگذاری (در نقطه B) را در نظر بگیرید.



curvature  $\frac{M}{EI}$

$$\theta_B = ? \quad \delta_B = ?$$

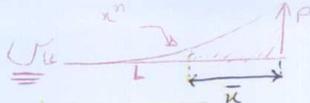
شکل تغییر مکان را تعیین کنید  $\theta_A = 0, \theta_B = 0$

$$\theta_{A/B} = \theta_B - \theta_A = -\frac{PL}{EI} \cdot \frac{L}{2} = -\frac{PL^2}{2EI} \rightarrow \theta_B = \frac{-PL^2}{2EI}$$

$$t_{A/B} = -\frac{PL^2}{2EI} \left( \frac{2L}{3} \right) = -\frac{PL^3}{3EI} = \delta_B \rightarrow \delta_B = \frac{-PL^3}{3EI}$$

در دیاگرام تغییرات این جوری عمل می کند. استاندارد (مدرسه) را از این جایی که می بینید و جوش را از فلش شما



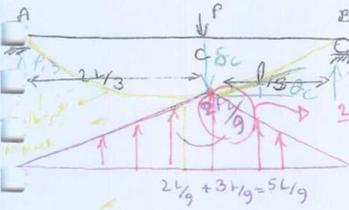


$$A = \frac{PL}{n+1}$$

(الگوی بارشکل  $x^n$ ) :  $A = \frac{PL}{n+1}$  - مساحت زیر نمودار

$$\bar{x} = \frac{L}{n+2}$$

مقدار  $\bar{x}$  نشان از چه سمتی است



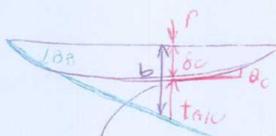
مثال (1) دایا چراغ همان ← دایا چراغ بارالاستیک لارسم می کشیم  
 $\theta_A$  و  $\theta_C$  و  $\delta_C$  لایق است

$$\theta_{A/C} = \theta_C - \theta_A = \gamma \quad \text{اول} : \frac{-t_{A/B}}{L} = \theta_A$$

$$\theta_A = \frac{-t_{A/B}}{L} \Rightarrow t_{A/B} = \frac{2PL}{9EI} \left( L/3 \times 5L/9 \right) + \frac{2PL}{9EI} \left( L/6 \times \frac{2L}{9} \right) = \frac{4}{81} \frac{PL^3}{EI}$$

$$\theta_A = \frac{-4}{81} \frac{PL^2}{EI} \quad \theta_C = \theta_{A/C} + \theta_A ; \theta_{A/C} = \frac{2PL}{9EI} \cdot L/3 = \frac{2PL^2}{27EI}$$

$$\rightarrow \theta_C = \frac{6PL^2}{81EI} - \frac{4PL^2}{81EI} = \frac{2PL^2}{81EI}$$



ملا  $\delta_C$  و چه چوری حساب کنیم؟  $\delta_C$  لایق چوری بدست بیاریم؟

$$t_{A/C} = \frac{2PL}{9EI} \times \frac{L}{3} \times \frac{2L}{9} = \frac{4PL^3}{243EI}$$

$$\delta_C = \theta_A \cdot \frac{2L}{3} - \frac{4PL^3}{81EI} \cdot \frac{2L}{3} = \frac{8PL^3}{243EI} \quad \delta_C = \left| \frac{8PL^3}{243EI} - \frac{4PL^3}{243EI} \right| = \frac{4PL^3}{243EI}$$

(1) دایا چراغ همان ← دایا چراغ بارالاستیک لارسم می کشیم

(2) شکل تغییر مکان لارسم می کشیم

(3) روابط مورد نیاز لا بدست می آورید (مهندس)

اگر حرکت  $x_{max}$  و  $\delta_{max}$  لا بدست آورید چه کاری کنید؟ (1) بدانیم چه C است یا لاسته C (2) اگر حرکت

$$\delta_{max} = 0 \quad \theta_{A/max} = \theta_{C/max} - \theta_A \quad \theta_{C/max} = \theta_{A/max} + \theta_A$$

$$\frac{x_{max}}{2L/3} = \frac{M_{max}}{\frac{2PL}{9EI}} \rightarrow M_{max} = f(x_{max})$$

(1) نسبت  $\frac{L}{81}$  نسبت لایق مخرجی بارالاستیک و تغییر مکان تا جرم لا بدست بیارید.

(2)  $x_{max}$  و  $\delta_{max}$  لا بدست بیارید. (وقتی نسبت لایق مخرجی نداریم).



91

Conjugate Beam Method

روش گره مزدوج

$$\frac{d^2 y}{dx^2} = \frac{M}{EI} \quad \theta = \frac{dy}{dx} = \int \frac{M}{EI} dx \quad \frac{d^2 M}{dx^2} = w$$

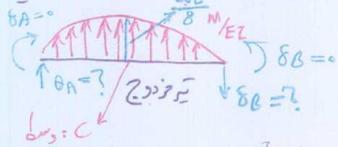
$$y = \int \theta dx = \iint \frac{M}{EI} dx dx \quad v = \int \omega dx = \frac{dM}{dx} \quad M = \int v dx = \iint \omega dx dx$$

گره مزدوج: بارگذاری روش بارالاستیک  $(\frac{M}{EI})$  است. روش گره مزدوج همان ضریب زائده بر

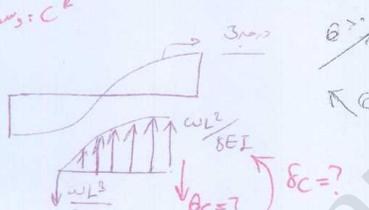
حقیق است - روش گره مزدوج = ضریب زائده بر حقیق

کاربرد گره مزدوج = تعیین مکان بر حقیق

بارالاستیک روی تیر که شرایط تیرها ارضاء نکند. ضریب زائده در ابتدای تیر  $\delta_A=0$  و انتهای تیر  $\delta_B=0$



پس روش گره مزدوج در ابتدای تیر مزدوج مجهول است.

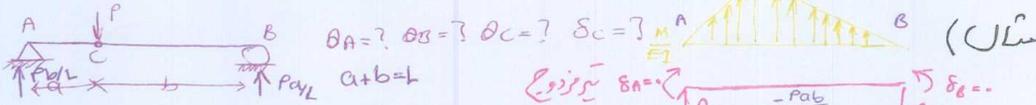


$$\sum M_B = 0 \rightarrow L\theta_A + \frac{2}{3} \frac{wL^2}{8EI} \times L \times \frac{L}{2} = 0$$

$$\theta_A = \frac{-wL^3}{24EI} \quad \theta_B = \frac{wL^3}{24EI}$$

$$\sum F_y = 0 \rightarrow \frac{-wL^3}{24EI} + \frac{wL^2}{8EI} \cdot \frac{L}{2} \cdot \frac{2}{3} - \theta_C = 0 \rightarrow \theta_C = 0$$

$$\sum M_C = 0 \quad \theta_C = \frac{wL^2}{8EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{2}{3}$$



$$\sum M_B = 0 \rightarrow L\theta_A + \frac{Pab}{EIL} \times \frac{a}{2} \times (b + \frac{a}{3}) + \frac{Pab}{EIL} \times \frac{b}{2} \times (\frac{2}{3}a) = 0 \rightarrow \theta_A = \frac{-Pab(L+b)}{6EIL}$$

$$\sum F_y = 0 \rightarrow \theta_A + \frac{Pab}{EIL} \frac{L}{2} - \theta_B = 0 \rightarrow \theta_B = \frac{Pab(L+a)}{6EIL}$$

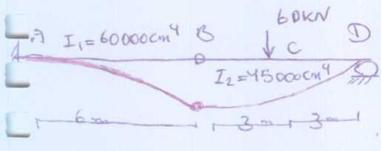
$$\sum F_y = 0 \rightarrow \frac{Pab(L+b)}{6EIL} + \theta_C - \frac{Pab}{EIL} \frac{a}{2} = 0 \rightarrow \theta_C = \frac{Pab(b-a)}{3EIL}$$

$$\sum M_C = 0 \rightarrow \theta_C + \frac{Pab(L+b)}{6EIL} a - \frac{Pab}{EIL} \frac{a}{2} \times \frac{a}{3} = 0 \rightarrow \theta_C = \frac{-Pa^2b^2}{3EIL}$$



زمانی که نزدیک نسبت به یکدیگر باشد؛ برای حل می توانیم به هم گسیم و معادلاتش را بدست آوریم.  
 اگر شکل گریک هم ندانیم، طرفین خنک سر و غیره پیش می آید.

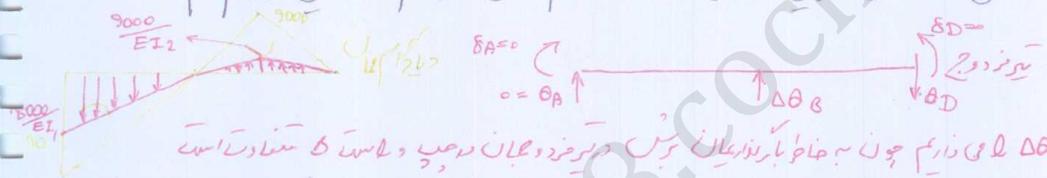
په خورده سطح لاغری هم بالا.



سوال ( )  
 $\theta_B^+ = ?$   $\theta_B^- = ?$   $\delta_C = ?$   $\theta_D = ?$   
 $E = 20000 \text{ KN/cm}^2$

سازه معین است. استاتیکی است. از معضلی که لذت می بخشیم یا معین بود.

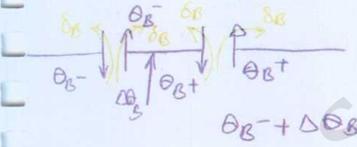
مضی ← همان در واقع نظر می شود. می توانیم شکل طوری که همان این را رسم کنیم.



$\delta_B$  می داریم چون به خاطر بارهای مختلف در هر دو جانب در جهت و راستی است.

پس باید  $\delta_B$  را بدانیم. اگر بدانیم شکل این است که از معین خورده می کنیم. می توانیم در این خصوص به دست آوریم.

امتحان میانترم سازه (I) ۲۳، ۲۲، ۲۱ (۲۳ اردیبهشت به پنجشنبه)



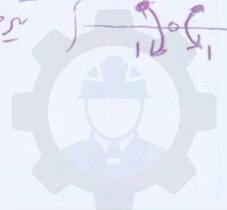
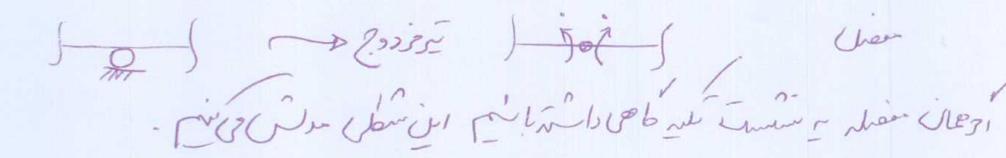
$\theta_B^- + \Delta\theta_B - \theta_B^+ = 0 \rightarrow \Delta\theta_B = \theta_B^+ - \theta_B^-$

په خورده بالا (کلورکاسی است) به جای که معین شکل می دادیم.

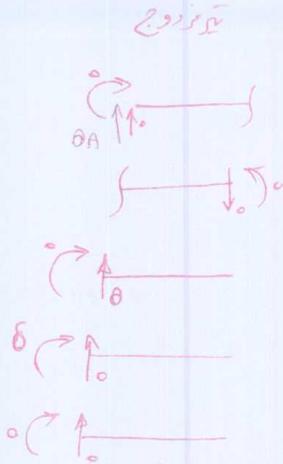
ضرب لادیه جهت و راستی برابرند اما تغییر مکان ها صادی نیستند. مثل:  $\delta_B^-$  و  $\delta_B^+$

$\delta_B^- - \Delta\delta - \delta_B^+ = 0 \rightarrow \Delta\delta = \delta_B^- - \delta_B^+$

به چیزی نماند. اگر به هم چنین کنیم تا همی دانستیم (در داخل نه درگز) چه چونک مدل می دهیم؟



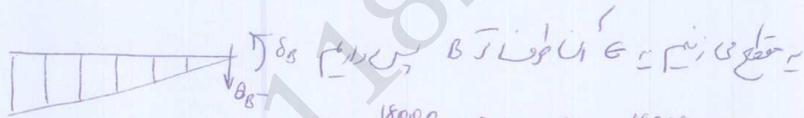
14



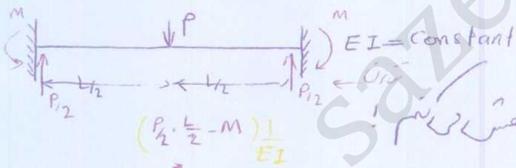
درجه آزادی  
 $\theta_A$  = درجه آزادی  
 بارهای اصلی  
 1) درجه آزادی  
 2) درجه آزادی  
 این که حالت را می بینیم

اگرچه حل سؤال:  $\sum M_B = 0 \rightarrow \frac{18000}{EI_1} \times 300 \times 400 + \frac{9000}{EI_2} \times 300 \times 300 - 600 \times \theta_D = 0$

$\theta_D =$  (درجه آزادی)



$\theta_B = \frac{18000}{EI_1} \times 300$     $\delta_B = -\frac{18000}{EI_1} \times 300 \times 400$



سؤال: همان حالت را داریم!

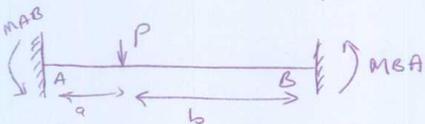
میتوان از حالتی که بودن متغیر باشد خواص را می بینیم



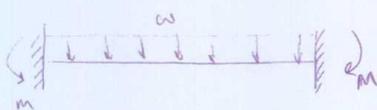
برای حل این مسئله، برای رسم همان

$\sum F_y = 0 \rightarrow M = \frac{PL}{8}$     $\frac{PL}{4} - M = M \rightarrow M = \frac{PL}{8}$

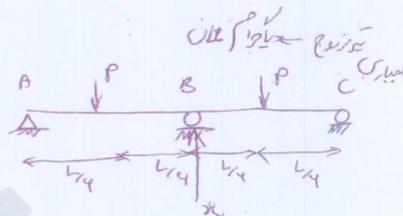
برای حل این مسئله، برای رسم همان

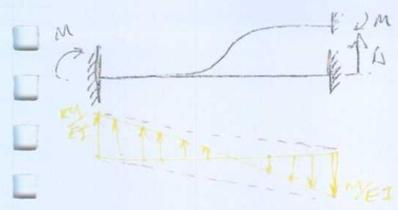


حل سؤال:  $M_{AB} = \frac{Pa^2b^2}{L^2}$     $M_{BA} = -\frac{Pa^2b^2}{L^2}$



$M = \frac{wL^2}{12}$

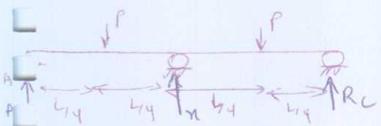




تیرزوج  $\Delta$

$$\sum M_B = 0 \quad \Delta = \frac{M}{EI} \left( \frac{L}{2} \cdot \frac{2L}{3} - \frac{L}{2} \cdot \frac{L}{3} \right) = \frac{ML^2}{6EI}$$

$$M = \frac{6EI}{L^2} \Delta$$



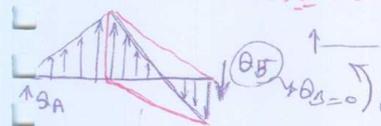
$R_A = R_C$        $2R_A + X = 2P \Rightarrow X = 2P - 2R_A$       (سوال)

OR  $R_A = P - \frac{X}{2}$



تیرزوج  $\theta_A$        $\theta_C$

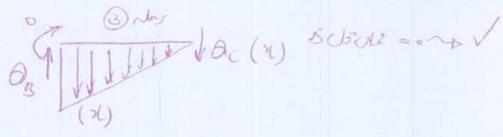
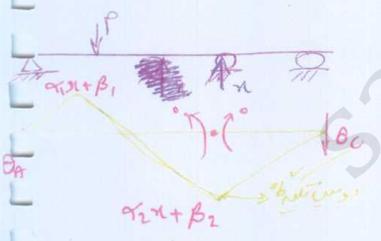
\* دو جانبی درجه اول تغییر مکان متناظرش معلوم در معادله دو جانبی درجه اول معلوم تغییر مکان



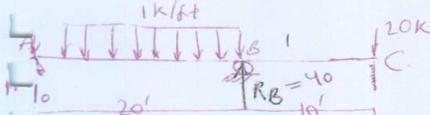
متناظرش مجهول (حدوداً با هم معلوم یا مجهول هستند)      این روش است

در راست  $\theta_B^+ = \theta_B^- = \theta_B$       در جهت مخالف  $\theta_B^+ = \theta_B^- = \theta_B$

$$\sum M_A = 0 \rightarrow \left( P - \frac{X}{2} \right) \frac{L}{4} \times \frac{L}{4} \times \frac{L}{4} - \left[ \left( P - \frac{X}{2} \right) \frac{L}{2} - \frac{PL}{4} \right] \times \frac{L}{8} \times \frac{5L}{12} = 0 \rightarrow X = P$$

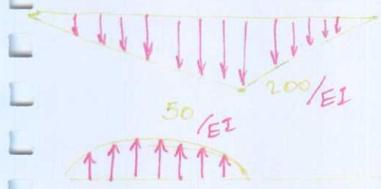


$\theta_B$  جزو شرایط داخلی است = جزو شرایط مرزی من نیست (س) مجهول هم (ا) اما در این تیر



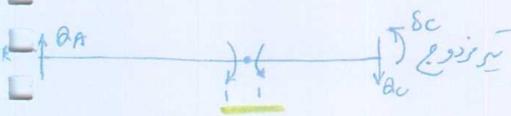
$E = 30,000 \text{ ksi}$        $I = 864 \text{ in}^4$        $\Delta_B = 1 \text{ in}$       (سوال)

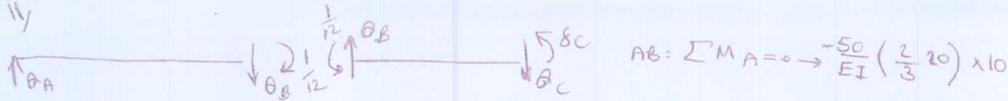
تا حالا  $\theta_C = ?$        $\delta_C = ?$



$$\sum M_A = 0 \rightarrow 1 \times 20 \times 10 + 20 \times 30 - 20R_B = 0 \rightarrow R_B = 40$$

رایجاً همان لا متصداً قسمت می کشیم! (این سبب اند)





$AB: \sum M_A = 0 \rightarrow \frac{-50}{EI} \left( \frac{2}{3} \cdot 20 \right) \times 10$

$\theta_B = \frac{1}{240} + \frac{1000}{EI}$

$+ \frac{200}{EI} \left( 10 \times \frac{40}{3} \right) + 1 + 2.0 \theta_B = 0$

$EI = 30000 \frac{k}{in^2} \times 864 in^4 \times \left( \frac{16ft}{12in} \right)^2 = \frac{30000 \times 864}{12^2} = 180000 k \cdot ft^2$

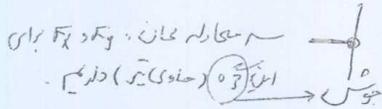
$\rightarrow \theta_B = 0.00972 \text{ Rad} \curvearrowright$

$\sum F_y \uparrow \theta_C = -0.01528 \text{ Rad} \downarrow \quad \delta_C = -0.217 ft \downarrow$

۱- از روش تیر خرد درج تمام مسائل قابل حل اند.

۲- به مطلب قبلی حواله (  $M+R=2N$  ← معادلات استاتیکی بار معین استاتیکی یا از معین استاتیکی )

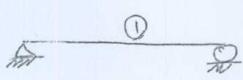
اما تیر خرد از یکبار تعین اند یا غیر تعین. روشی خواهم گفت در بار گسترش است. خود تیر خرد تیر خرد



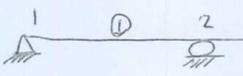
مان برش (تیر خرد) دوری در بار.  $\rightarrow$

تاب است (چون است) ← معادله

گزینه آخری باید بود ← ۲ معادله چون که تمام موارد معین نکند.



تیر معین  $R=3 \quad M=4 \rightarrow R+3M=6 \quad N=2 \rightarrow 3N=6$

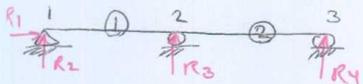


تیر معین  $N=3 \quad M=2 \quad R=3 \rightarrow 3M+R=9=3N$

معادله توان بر تیر شکل می کند چه در صفحه و در فضای برای تیرهای فضایی برای معادله تیر خرد

بیشتر نداریم.  $R =$  مجهولات گنجه حاضر  $M+R =$  معادلات  $3N \rightarrow N$  تیر خرد

(محصیله) لایه دو قسم  $3N = M+R$  معین  $\rightarrow$  تیرهای فضایی



تیر معین  $3M+R=3 \times 2 + 4 = 10 \quad N=3 \rightarrow 3N=9 \quad n=1$

تیرهای گنجه لایه توانیم بگیریم؟ خیر! اگر  $R_1$  بگیریم از مجموع تیر خرد را توانیم مساوی معین

درج کند پس به محو که لایه  $\rightarrow$  بگیریم که اگر حذف کنیم سازه نامدار است. یا اگر  $\rightarrow$

بگیریم سازه اگر شود معین. درجه تعین  $\rightarrow$  اون حال حذف کنی  $\rightarrow$  سازه مان  $\rightarrow$  سازه معین پدید

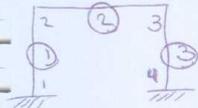




$M=2 \quad N=3 \quad R=5 \quad 3M+R=6+5=11 \quad 3N=9 \quad n=2$

2 درجه نامعین دارد. از جای که فهمیم؟ دوتا تکیه گاه که بر روی زمین است پس 2 معین

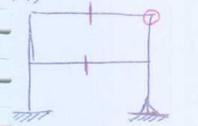
(دایره) ← 2 درجه نامعین سازه حول! این که بصری باشد و تکیه گاه بر روی زمین معین است!



$M=3 \quad N=4 \quad R=6 \quad 3M+R=15 \quad n=3$

$3N=12 \rightarrow n=3$

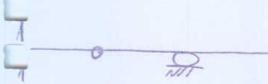
معین نیست چون استاده (در قیاس جوش داریم)



$N=6 \quad M=6 \quad R=5 \quad 3M+R=18+5=23$   
 $3N=18 \quad n=5$

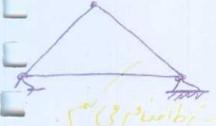
دو معین و قطع معین خود را از سازهها باید در معین اند ← مابقی معین حذف کرده ایم

اغزول هم اصنام زدیم ← 5 درجه نامعین



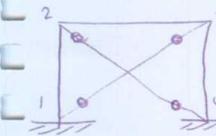
معین ← به شرط استاتیکی اصنام می بینیم پس دو معین را اصلاح می کنیم

$3M+R=3N+C$  ← معین و اصلاحات ←  $n$  نامعین



معین درجه تعداد اعضا - 1 ←  $C$   
 ← به همان معینه ←  $C$   
 معین اصنام می کنیم  
 $M=3 \quad N=3 \quad R=4 \quad C=3$

$3M+R=9+4=13 \quad 3N+C=12 \rightarrow n=1$  ✓



$M=5 \quad N=4 \quad R=6 \quad C=4$

$3M+R=21 \quad 3N+C=16 \quad n=5$



$F=0$

$M=0$

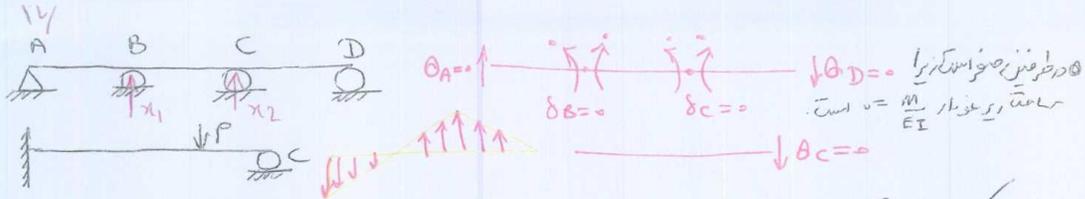


$U=0$

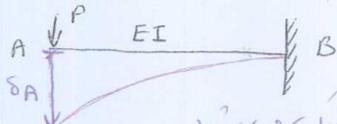
$M, F=0$

(بسیار مهم) تیر مزدوج بر روی تیرهای معین و نامعین به طریقی ارور.



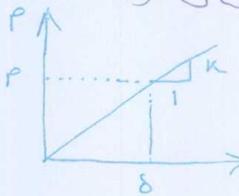


کار خارجی



(External Work) کار خارجی

در استاتیگ بار، انکسار آلام می شود و در صورت دینامیکی می شود.



کار خارجی  $= \frac{1}{2} P \delta$

برای لایحه های خطی  $P = K \delta$  که در آن K ضریب سختی است.

این کار در صورت بی تغییریت یا تغییریت جزئی ذخیره می شود که در صورت داخلی نیز به صورت

Internal Work  $= \frac{1}{2} \int_0^l M(x) d\theta$  → می بینیم که  $\theta$  آلام می شود

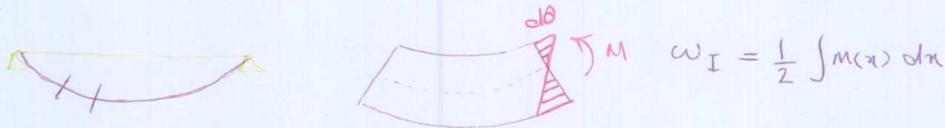
$\frac{d^2y}{dx^2} = \frac{M(x)}{EI} = \frac{d}{dx} \left( \frac{dy}{dx} \right) = \frac{d\theta}{dx} \rightarrow d\theta = \frac{M(x)}{EI} dx$

Internal work  $= \frac{1}{2} \int_0^l \frac{M^2(x)}{EI} dx$     $M(x) = -Px \rightarrow \frac{1}{2} \int_0^l \frac{P^2 x^2}{EI} dx = \frac{P^2}{2EI} \frac{l^3}{3}$

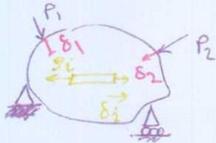
Internal work = External work  $\rightarrow \frac{P \delta A}{2} = \frac{P^2}{2EI} \frac{l^3}{3} \rightarrow \delta A = \frac{P l^3}{3EI}$

External work  $= \frac{1}{2} P \delta$    Internal work  $= \frac{1}{2} \int_0^l \frac{M(x)}{EI} dx$

\* در تیرها بیشترین انرژی در صورت انعطاف و در تیرها به صورت انعطاف ذخیره می شود



روش به کار رفته تنها برای بار اعمال شده و برای ده همان نظر به کار می رود.

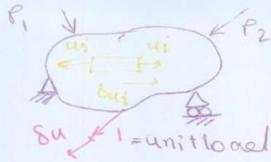


$EW = \frac{1}{2} P_1 \delta_1 + \frac{1}{2} P_2 \delta_2$

عضوهای داخلی فرض شود.

$Iw = \sum \frac{1}{2} s_i \delta_i$





$$Ew = \frac{1}{2} \times l \times \delta u$$

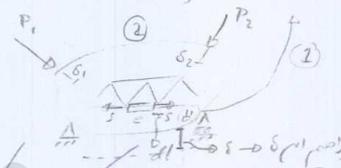
$$Iw = \sum \frac{1}{2} u_i \delta u_i$$

Vertical Displacement: اگر فرض کنیم در حال تبدیل از حالت اولیه به حالت دوم، تغییرات در طول و سطح مقطع تحت تاثیر تغییرات دما، بارهای خارجی و بارهای داخلی می باشد.

فرض کنیم در حالت اول بارهای  $P_1$  و  $P_2$  به سازه اعمال می شود. در حالت دوم بارهای  $P_1$  و  $P_2$  را حذف می کنیم و به جای آن یک بار واحد  $su$  را اعمال می کنیم. در این حالت تغییرات در طول و سطح مقطع را می توانیم محاسبه کنیم.

$$Ew = \frac{1}{2} \times l \times \delta u + \frac{1}{2} P_1 \delta u_1 + \frac{1}{2} P_2 \delta u_2 + l \times \delta$$

$$Iw = \sum \frac{1}{2} u_i \delta u_i + \sum \frac{1}{2} s_i \delta s_i + \sum u_i \delta u_i$$



\* نکته: در این نقطه از سازه تغییر مکان را می توانیم محاسبه کنیم. در نقطه  $i$  که در نظر داریم بارهای  $P_1$  و  $P_2$  را اعمال می کنیم. در این حالت تغییرات در طول و سطح مقطع را می توانیم محاسبه کنیم.

کاربری مجازی داخلی ناشی از نیروهای داخلی = کارکردی مجازی خارجی ناشی از بارهای واحد

$$\delta U = \sum \bar{u}_i \times \delta u_i \rightarrow \text{تغییر مکان حقیقی داخلی}$$

تغییر مکان حقیقی داخلی ناشی از  $P_1$  و  $P_2$  (بارهای واحد)

\* در سازه های عین تغییر طول، در اعضا، نیرو ایجاد می کنند. (می توانند در اثر درجه حرارت باشند) در نظر می گیریم که عضو که تغییر طول دارد، لاابری داریم بعد عضو بزرگتر که جای آن می نداریم که در این فاصله بقیه اعضا تغییر طول و در نتیجه ایجاد نیرو ندارد. بقیه سازه تغییر شکل می دهد. وقتی عضو مذکور برداشته شود، آن فرمهای حاصل نامایباید باشد بلکه هیچ نیرویی در عضو افزوده شده و در طول سازه نخواهد آمد.

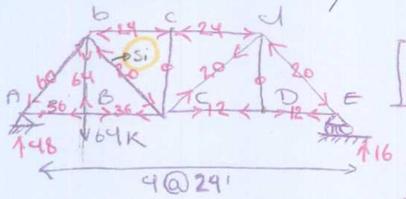
\* در سازه های عین تغییر طول امکان دارد ایجاد نیرو نماید



$$\theta_p = \int_0^l \bar{m} dx = \int_0^l \left( -\frac{Px}{EI} \right) dx = \frac{Pl^2}{2EI}$$



Truss Deflection



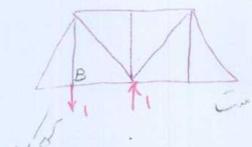
find  $\Delta_{Bv}$ ?  $E = 30000 \text{ k/in}^2$   
 vertical  $L(\text{ft}) = 1 - E = 30000 \text{ k/in}^2$   
 $A(\text{in})^2 = 1 - E = 30000 \text{ k/in}^2$   
 $\Delta_B = ? \downarrow$



$\Delta_{Bv} = \sum \frac{S_i u_i}{EA_i}$   
 $\Delta_{Bv} = \frac{1}{E} \sum \frac{S_i u_i}{A_i}$   
 $\Delta_{Bv} = \frac{1}{E} \sum \frac{S_i u_i}{A_i} = \frac{1}{E} \sum \frac{S_i u_i}{A_i}$

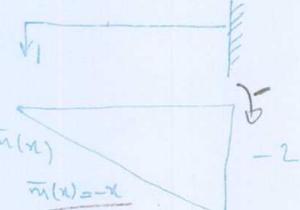
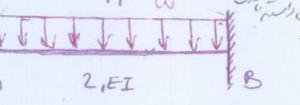
$\Delta_{Bv} = \frac{1}{64E} \sum S_i u_i = \frac{202}{E} = 0.00673 \text{ ft}$

$\Delta_{BC} = \Delta_{CD} = \Delta_{DE} = \dots$   
 $\Delta_{BC} = \frac{\Delta_C - \Delta_B}{24}$   
 $\Delta_{BC} = \frac{80}{24E} = \frac{1}{4000} \text{ rad}$



$\Delta_{BC} = \frac{80}{24E} = \frac{1}{4000} \text{ rad}$

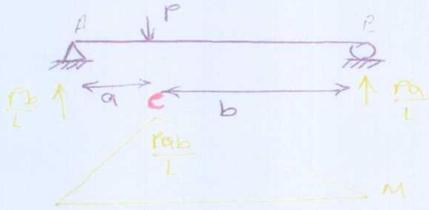
$\Delta_{BC} = \Delta_{CD} = \Delta_{DE} = \dots$   
 $\Delta_{BC} = \Delta_{CD} = \Delta_{DE} = \dots$



$\Delta_{BA} = \int_0^L \bar{m} \frac{M}{EI} dx = \int_0^L \bar{m} \frac{M}{EI} dx$   
 $\Delta_{BA} = \int_0^L \bar{m} \frac{M}{EI} dx = \int_0^L (-x) \frac{-wx^2}{2EI} dx$   
 $\Delta_{BA} = \frac{w}{2EI} \int_0^L x^3 dx = \frac{wL^4}{8EI}$

Handwritten notes and diagrams at the bottom of the page, including a small truss diagram and additional calculations.

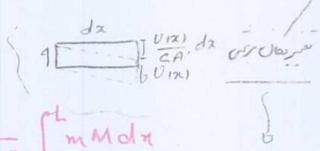
$$\theta_A = ? \quad \Delta C = \int_0^L (-1) \frac{-wx^2}{2EI} dx = \frac{w}{2EI} \int_0^L x^2 dx = \frac{wL^3}{6EI}$$



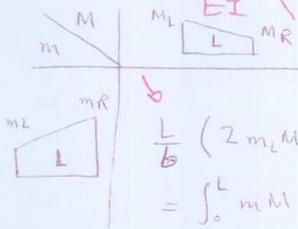
$$a+b=L \quad \theta_A = ? \quad \theta_C = ? \quad \Delta C = ?$$

$$P\Delta C = \int_0^L \frac{M^2}{EI} dx$$

$$\Delta C = \int_0^L \frac{Mm}{EI} dx = \frac{1}{EI} \int_0^L m M dx$$



$$\Delta C = \frac{1}{EI} \left( \int_0^a m M dx + \int_a^L m M dx \right)$$

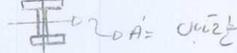


$$\frac{L}{b} (2m_L M_L + 2m_R M_R + m_L M_R + m_R M_L) = \int_0^L m M dx$$

$$\int_0^L v(x) \left( \frac{v(x)}{GA'} \right) dx$$

$G = 0.6E$   
 $A' = kA$   
 Form Factor  $\leq 1$

$k = 5/6$      $k = 0.9$



Form Factor  $\leq 1$

$$EI\Delta C = \frac{a}{6} \left[ 2 \frac{Pa^2b^2}{L^2} \right] + \frac{b}{6} \left[ 2 \frac{Pa^2b^2}{L^2} \right] = \frac{Pa^2b^2}{3L^2} (a+b) = \frac{Pa^2b^2}{3L}$$

$$\Delta C = \frac{Pa^2b^2}{3EIL}$$

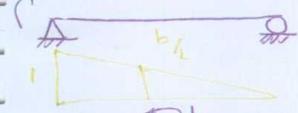


$$\int_0^L \tau(x) \left( \frac{\tau(x)}{GJ} \right) dx$$

$$\frac{L}{b} [m_L (2M_C + M_L) + m_R (2M_C + M_R)]$$

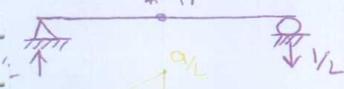
$$EI\theta_A = \int_0^L m \frac{M}{EI} dx = \frac{a}{6} \left[ 2 \times \frac{b}{L} \times \frac{Pab}{L} + \frac{Pab}{L} \right]$$

$$+ \frac{b}{6} \left[ 2 \times \frac{b}{L} \times \frac{Pab}{L} \right]$$

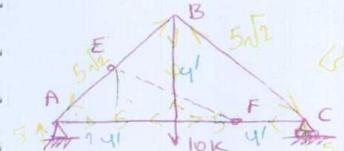


$$EI\Delta C = \frac{a}{6} \left[ 2 \times \frac{a}{L} \times \frac{Pab}{L} \right] - \frac{b}{6} \left[ 2 \times \frac{b}{L} \times \frac{Pab}{L} \right]$$

$$= \frac{Pab}{3L^2} [a^2 - b^2] = \frac{Pab(a-b)}{3L}$$



$\left\{ \begin{array}{l} \text{if } a < b \rightarrow \Delta C < 0 \\ \text{if } a > b \rightarrow \Delta C > 0 \end{array} \right.$



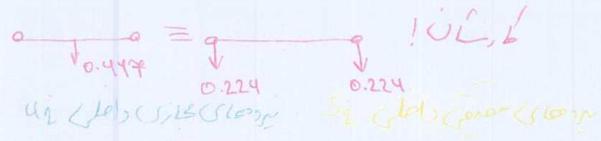
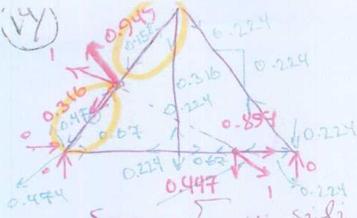
Form Factor  $\leq 1$

(استوار) دو طرفی E و F نسبت به هم

نسبتی E و F (و E)  $\Delta EF = ?$   
 $EA = 30000K$



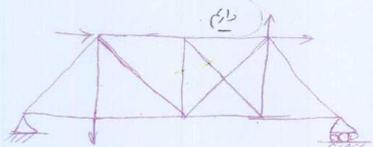
(۷۷)



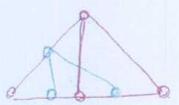
$$\delta_{EF} = \sum u_i \frac{s_i l_i}{EA} = \frac{1}{EA} \left( \sum u_i s_i l_i \right) = \frac{1}{EA} \left( (-0.474)(-5\sqrt{2})(2\sqrt{2}) \right)$$

$$+ (0.158)(-5\sqrt{2})(2\sqrt{2}) + \dots = \frac{1}{EA} (26.82) = \frac{26.82}{30000} \times 12 = 0.011 \text{ m} \quad \oplus \text{ در راستای } \vec{S}_i$$

چون در این عضو نیوی نیوی قائم بر طول آن وجود دارد پس آن نیوی را در جهت  $\vec{S}_i$  در نظر می‌گیریم و در جهت  $\vec{S}_i$  در نظر می‌گیریم



شکل (۱) را می‌توان در جهت  $\vec{S}_i$  (در راستای  $\vec{S}_i$ )



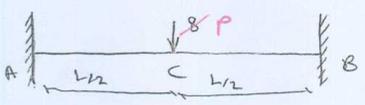
$$N=4 \quad M=5 \quad R=3 \quad M+R=8 \quad 2N=8$$

$$N=6 \quad M=9 \quad R=3 \quad M+R=9+3=12 \quad 2N=12$$

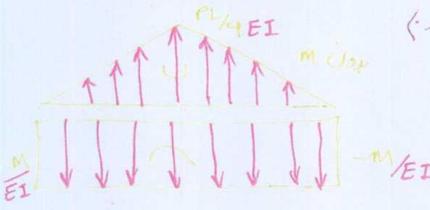
\* نیوی قائم در محاصل کار انجام می‌دهد اما در جهت اعضا کار انجام نمی‌دهد پس می‌توانیم بر

محاصل آن نیوی افقی کار انجام می‌دهد.

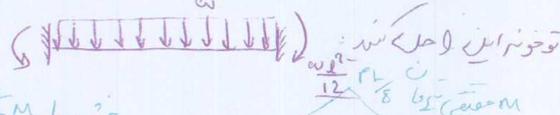
+ در ساختارها که تا همین برسی اعضا لا محضت می‌کنیم و بر روی آنها محضت می‌کنیم تا از همان لحظه تغییر طول عضو حذف شده و از روش شکل قبلی بدست می‌آوریم.



$EA = \text{Constant}$      $\delta_c = ?$     (شکل)



$$\sum F_y = 0 \rightarrow \frac{PL}{4EI} \times \frac{L}{2} - \frac{M}{EI} \times L = 0 \rightarrow M = \frac{PL}{8}$$

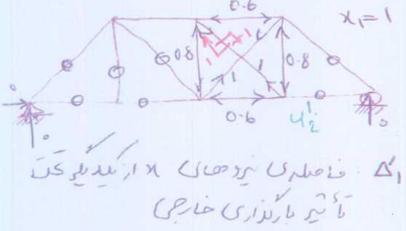
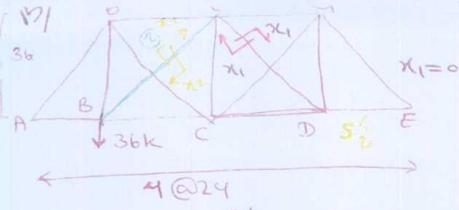


$$\bar{u} \times \Delta = \sum \bar{u} \frac{SL}{EA}$$

$$\rightarrow \int \frac{M}{EI} dx = \int \frac{M^2}{EI} dx \rightarrow P \times \delta_c = \int \frac{M^2}{EI} dx = 4 \times \frac{L/4}{6} \left[ 2 \left( \frac{PL}{8} \right)^2 \right] = \frac{PL^3}{8 \times 2 \times 4EI}$$







شکل اجزای الاستیک (n=1)

معمولی که حذف می شود از سازه تعیین و بیانداره!

$x_1=0 \rightarrow$  primary structure اولیه

تغییر مکان مختلط  $x_1$  (که اولیه تحت تأثیر بار خارجی)  $\Delta_1$

$\Delta_{11} = x_1=1$  تحت اثر بار واحد  $x_1$  تغییر مکان در راستای  $x_1$

$$\Delta_{11} x_1 + \Delta_1 = \Delta_1 = 0$$

معادله الاستیک

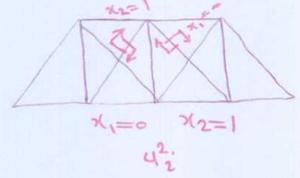
$$\Delta_1 = \sum_{i=1}^M u_i \frac{S_i L_i}{E_i A_i}$$

$$\Delta_{11} = \sum_{i=1}^M \frac{u_i^2 L_i}{E_i A_i}$$

Consistent Displacement Method روش تغییر مکان سازگار

2) آمارهای الاستیک لازم داریم. سازه منطبق با جهت نیرو و عضو مورد تعیین و بیاندار.

مثلاً ما خودمون را حذف می کنیم. 1)  $x_1=x_2=0$  2)  $x_1=1, x_2=0$  3)  $x_1=0, x_2=1$



$$\begin{cases} \Delta_{11} x_1 + \Delta_{12} x_2 + \Delta_1 = \Delta_1 \\ \Delta_{21} x_1 + \Delta_{22} x_2 + \Delta_2 = \Delta_2 \end{cases}$$

$\Delta_i =$  تغییر مکان در راستای  $x_i$  از اولیه

$\Delta_{ij} =$  تغییر مکان در راستای  $x_j$  از اولیه

$$\Delta_{11} = \sum (u_i^2) \left( \frac{L}{EA} \right)_i$$

واحد در راستای  $x_j$  ( $x_j=1$ ) (و متغیر بقیه اعضا منطبق با جهت تعیین بار خارجی) displacement @ D.O.F: i due to unit load @ D.O.F: j

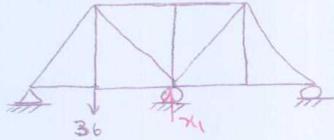
$$\Delta_{22} = \sum u_i^2 \left( \frac{u_i^2 L}{EA} \right)$$

$$\Delta_{12} = \Delta_{21} = \sum u_i u_j^2 \left( \frac{L}{EA} \right)_i$$

$$\sum_i \delta_{ji} x_i + \Delta_j = \Delta_j \quad j=1, n$$

$$\delta_{ij} = \delta_{ji}$$





$$\delta_{11} x_1 + \Delta_1^f = \Delta_{10}$$

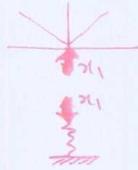
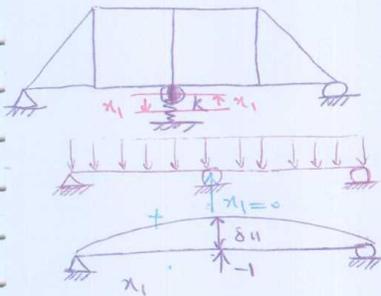
(سؤال)

اگر تغییرات در بارها و هندسه اعضا را در نظر بگیریم

$$\delta_{11} x_1 + \Delta_1^f = 0 \Rightarrow -1$$

$\Delta_1$  = تغییر طول ناشی از تغییر دما

اگر عضو انتخاب شده تغییر دما داشته باشد



$$\Delta_1 = -\frac{x_1}{k}$$

(سؤال)



$$\frac{\partial T}{\partial P} = \int \frac{M}{EI} dx$$

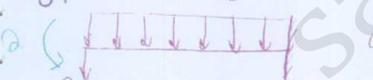
استخوان میان رزم فولاد به ۱۰٪ از استحکام بتن است

تغییرات در بارها و هندسه اعضا (بر حالت درجه اول با بارهای ایستاد)

Castigliano

$$\frac{\partial W}{\partial P} = \delta P$$

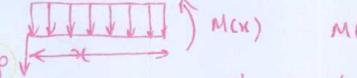
اگر انرژی سیستم را داشته باشیم انرژی داخلی = انرژی خارجی



$$W(P, w, \omega, E, I) = ? \quad \frac{\partial W}{\partial P} = ?$$

$$W = \int_0^L \frac{1}{2} M(x) d\theta = \int_0^L \frac{1}{2} M(x) \left( \frac{M(x)}{EI} dx \right) = \frac{1}{2} \int_0^L \frac{M^2(x)}{EI} dx = W$$

$$\frac{\partial W}{\partial P} = \frac{1}{2} \int_0^L 2 \frac{\partial M}{\partial P} \frac{M(x)}{EI} dx = \int_0^L \left( \frac{\partial M}{\partial P} \frac{M}{EI} \right) dx = \delta P = \frac{PL^3}{3EI}$$



$$M(x) = -Px - \omega \frac{x^2}{2}$$

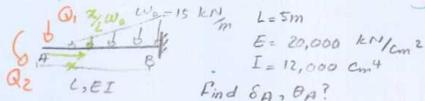
در این نقطه بارها را در نظر بگیر

$$\delta P = \int_0^L (-x) \left( -\frac{Px + \omega x^2/2}{EI} \right) dx = \int_0^L x \frac{\omega x^2/2}{EI} dx$$

$$\delta P = \frac{\omega}{2EI} \int_0^L x^3 dx = \frac{\omega L^4}{8EI}$$

$$\frac{\partial M}{\partial P} = m$$

$$M(P, Q_1, Q_2, \omega, x) \rightarrow \delta Q_1 = \int_0^L \frac{\partial M}{\partial Q_1} \left( \frac{M}{EI} dx \right)$$

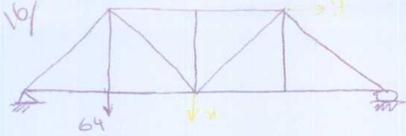


Find  $\delta A, \theta A$ ?

$$\delta A = \frac{\partial W}{\partial Q_1} = \int_0^L \frac{\partial M}{\partial Q_1} \frac{M}{EI} dx$$

$$\frac{\partial M}{\partial Q_1} = -x, \quad \frac{\partial M}{\partial Q_2} = -1$$

$$\delta M(x) = Q_1 - Q_2 - \omega x = -Q_2 - \omega x$$

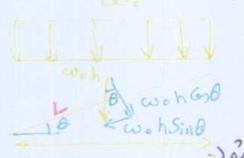


$$w = \sum_i \frac{1}{2} (S)_i \left( \frac{SL}{EA} \right)_i$$

$$\delta x = \frac{\partial w}{\partial x} \sum_i \frac{1}{2} \times 2 \frac{\partial S}{\partial x} \frac{\partial L}{\partial x} \frac{\partial L}{EA}$$

حقیقتاً این روش فقط برای بارهای نقطه‌ای و بارهای یکنواخت در راستای طول عضو قابل استفاده است.

\* « نیروی داخلی درونی به  $y=1$  باشد و تغییرات نیروها صورت می‌گیرد:  $\frac{\partial S}{\partial y}$  »



$$w \cos \theta = w_0 \cos^2 \theta$$

$$w \sin \theta = w_0 \sin \theta \cos \theta$$

$$\frac{\partial w}{\partial x} = \int_0^L \frac{\partial S}{\partial x} \left( \frac{SL}{EA} \right) dx = \frac{\partial S}{\partial x} \frac{SL}{EA}$$

$$w = \int_0^L \frac{1}{2} \frac{M^2}{EI} dx + \frac{1}{2} \int_0^L \frac{S^2}{EA} dx + \frac{1}{2} \int_0^L \frac{V^2}{GA'} dx + \frac{1}{2} \int_0^L \frac{T^2}{GJ} dx$$

این روش فقط در صورتی قابل استفاده است که بارها در راستای طول عضو اعمال شوند. آنگاه می‌توان از این روش برای بارهای یکنواخت و بارهای نقطه‌ای استفاده کرد.

$$\frac{\partial w}{\partial P} = \int \frac{\partial M}{\partial P} \frac{M}{EI} dx + \int \frac{\partial S}{\partial P} \frac{S}{EA} dx + \int \frac{\partial V}{\partial P} \frac{V}{GA'} dx + \int \frac{\partial T}{\partial P} \frac{T}{GJ} dx$$



$$V = \frac{V}{A} \Rightarrow \frac{V}{A} = \frac{V}{A}$$

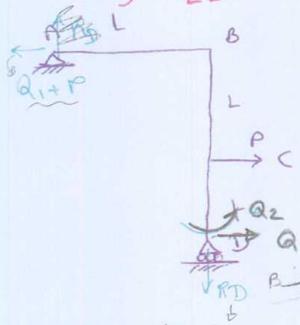
k: form factor  $k_{\text{معمول}} = 5/6$

$$k_{\text{دایره}} = \frac{9}{10}$$

$$A' = kA$$

$$\int \frac{M}{EI} dx + \int \frac{S}{EA} dx + \int \frac{V}{GA'} dx + \int \frac{T}{GJ} dx \rightarrow \text{SAP}$$

در این روش تغییرات طولی و تغییرات عرضی در نظر گرفته می‌شود.



$$2LQ_1 + PL + Q_2 - R_D L = 0 \quad \delta Q_1 = \frac{\partial w}{\partial Q_1}$$

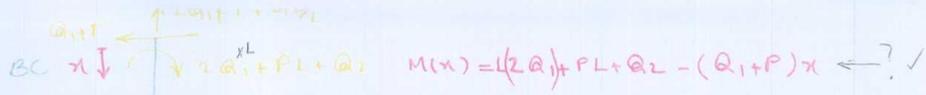
$$R_D = 2Q_1 + P + Q_2/L$$

$$M = (2Q_1 + P + Q_2/L)x$$

$$V = 2Q_1 + P + Q_2/L$$

$$\frac{\partial M}{\partial Q_1} = 2x \quad \frac{\partial M}{\partial Q_2} = \frac{x}{L} \quad \frac{\partial S}{\partial Q_1} = 1 \quad \frac{\partial S}{\partial Q_2} = 0 \quad \frac{\partial V}{\partial Q_1} = -2 \quad \frac{\partial V}{\partial Q_2} = \frac{1}{L}$$

DC:  $\begin{cases} S = P + 2Q_1 + Q_2/L \\ V = Q_1 \\ M = -Q_1 x - Q_2 \end{cases}$

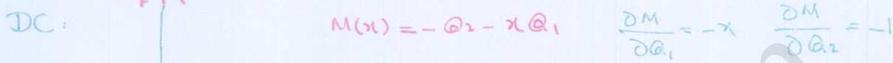


$$M(x) = (2Q_1) + PL + Q_2 - (Q_1 + P)x$$

$$\frac{\partial M}{\partial Q_1} = 2L - x \quad \frac{\partial M}{\partial Q_2} = 1$$

$$S = 2Q_1 + P + \frac{Q_2}{L} \quad \frac{\partial S}{\partial Q_1} = 2 \quad \frac{\partial S}{\partial Q_2} = \frac{1}{L}$$

$$V = -Q_1 - P \quad \frac{\partial V}{\partial Q_1} = -1 \quad \frac{\partial V}{\partial Q_2} = 0$$



$$M(x) = -Q_2 - xQ_1 \quad \frac{\partial M}{\partial Q_1} = -x \quad \frac{\partial M}{\partial Q_2} = -1$$

$$S = 2Q_1 + P + Q_2/L \quad \frac{\partial S}{\partial Q_1} = 2 \quad \frac{\partial S}{\partial Q_2} = \frac{1}{L}$$

$$V = -Q_1 \quad \frac{\partial V}{\partial Q_1} = -1 \quad \frac{\partial V}{\partial Q_2} = 0$$

$$\delta D = \int (Px)(2x) dx, \quad \theta_D = \int (Px)(2x) dx$$

$$\delta Q_1 = \frac{\partial W}{\partial Q_1} = \sum \int \frac{\partial M}{\partial Q_1} \frac{M}{EI} dx = \int_0^L \frac{2x(PL)}{EI} dx + \dots$$

$$\rightarrow EI \delta Q_1 = \int_0^L (2x)(Px) dx + \int_0^L (2L-x)(L-x)Px dx + \int_0^L (-1)(-1) dx$$

$$\rightarrow EI \delta Q_1 = \frac{2PL^3}{3} + \dots \rightarrow \delta Q_1 = \frac{3}{2} \frac{PL^3}{EI}$$

$$\delta Q_2 = \frac{\partial W}{\partial Q_2} = \sum \int \frac{\partial V}{\partial Q_2} \frac{V}{GA'} dx \rightarrow GA' \delta Q_2 = \sum \int \frac{\partial V}{\partial Q_2} V dx$$

$$\rightarrow GA' \delta Q_2 = \frac{1}{L} x PL + 0 + 0 = P \rightarrow \delta Q_2 = \frac{P}{GA'}$$

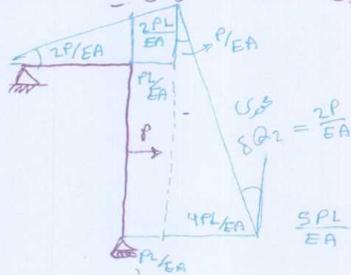
$$GA' \delta Q_1 = 2PL + PL + 0 \rightarrow \delta Q_1 = \frac{3PL}{GA'}$$

$$EA \delta Q_1 = PL + 2PL + 2PL = 5PL \rightarrow \delta Q_1 = \frac{5PL}{EA}$$

$$\delta Q_1 = \frac{5PL}{EA} + \frac{3PL}{GA'} + \frac{3}{2} \frac{PL^3}{EI}$$

از بالا رواده بار و درش با سطح نو!

با سطح نو ← نسبت بارها (P) و تغییر طول و تغییر طول عضو در نظر گرفته → در دو است.



Pure axial

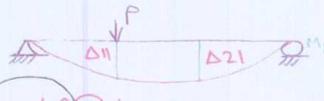
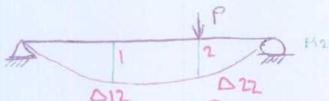
تغییر طول در بارها و درش با سطح نو!

تغییر طول در بارها و درش با سطح نو!

۱۷

Maxwell's Law

قانون ماکسول



$\Delta_{12} = \Delta_{21}$

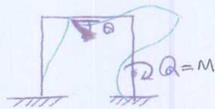
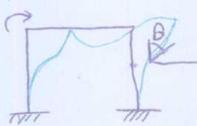
قانون ماکسول

$\Delta_{ij}$  = displ. @ i due to load P @ j

$\Delta_{12} = \int \frac{M_1}{P} \frac{M_2}{EI} dx$

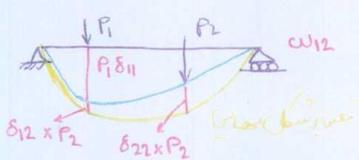
$\Delta_{21} = \int \frac{M_2}{P} \frac{M_1}{EI} dx \rightarrow \Delta_{12} = \Delta_{21}$

اثبات:



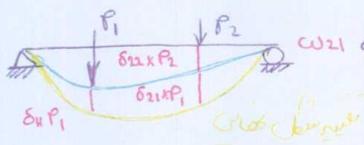
قانون ماکسول این را می‌دهد:

$a = M, \theta = \theta!$



قانون بیسی:  $P_1$  روی سیستم حساسیت تغییر شکل می‌دهد  $w_{12}$

عبارت  $P_2$  هم روی سیستم حساسیت می‌دهد



چون مسئله خطی است خود تغییر شکل همی برابر در تغییر انرژی  $w_{21}$

ذخیره شده در خود سیستم در جهتهای کار با هم برابر اند

$w_{12}$  = external work done by  $P_1$  when  $P_2$  is applied

$w_{21}$  = work done by force  $P_1$  already on system during displacement caused by  $P_2$

$w_{21}$  = external work done by  $P_2$  when  $P_1$  is applied

قانون بیسی  $\rightarrow w_{12} = w_{21}$

$w_{12} = P_1 (\delta_{12} P_2)$

$w_{21} = P_2 (\delta_{21} P_1) \rightarrow \delta_{12} = \delta_{21}$  باید

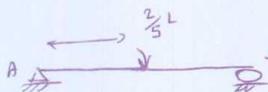
Ext Work:  $\frac{1}{2} P_1 (\delta_{11} P_1) + \frac{1}{2} P_2 (\delta_{22} P_2) + P_1 (\delta_{12} P_2) = \frac{1}{2} P_2 (\delta_{22} P_2) + \frac{1}{2} P_1 (\delta_{11} P_1) + P_2 (\delta_{21} P_1)$

$\rightarrow P_1 (\delta_{12} P_2) = P_2 (\delta_{21} P_1)$

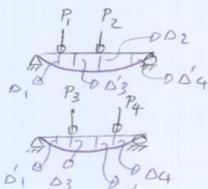
قانون ماکسول  $\rightarrow \delta_{12} = \delta_{21}$

« قانون بیسی = قانون ماکسول »

چه طایفه!!!

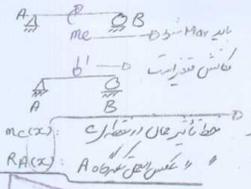


کاریم ۵ برای بقای  $\frac{2}{5}$  حقد، است و بار در جابجایی ای

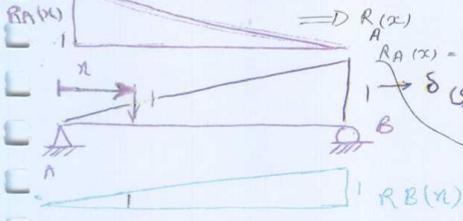


$-D(P_1 \delta_1 + P_2 \delta_2) = (P_3 \delta_3 + P_4 \delta_4)$

از لحاظ A قرار می‌گیرد

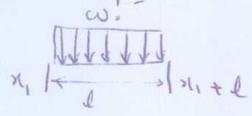


امتحان بیان نرم ۱۹، ۲۱، ۳۰ تالیف ساعدی ۹ صبح  
 امتحان بیان نرم ۱۰، ۱۲، ۱۹ روز دوازده



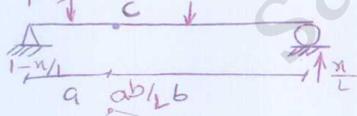
خط تأثیر برای از صافی تعیین  
 $R_A(x) = \frac{(L-x)x}{2}$  ( $\Sigma M_B = 0$ )  
 برای  $\delta$   $R_A(x) = 1 - \frac{x}{L}$   
 $R_B(x) = \frac{x}{L}$   
 خط تأثیر طبقه B  
 عکس این

عکس این نقطه B و خط تأثیر را با رویداد در نقطه A و آر داری  
 $R_B(x) = \frac{x}{L}$   
 شکل خط تأثیر خودت می برد شکل  
 $R_B(1) + 1(-\frac{x}{L}) = 0 \rightarrow R_B(x) = \frac{x}{L}$

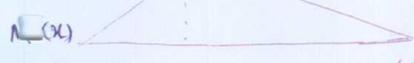


خط تأثیر از صافی است (برای نقطه A و B)  
 $R_B = \int_{x_1}^{x_1+d} R_B(x) w dx$   
 حاصل ضرب! در خط تأثیر B  
 $M(x) = \frac{1}{2} R_B(x) = \frac{1}{2} R_A(x) = \frac{1}{2} (1 - \frac{x}{L})$

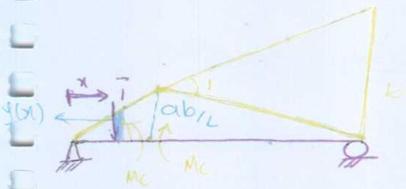
$R_B = \int_{x_1}^{x_1+d} R_B(x) P(x) dx$



این خط تأثیر است  
 $a+b=L$   $M_c(x)$  در نقطه C  
 $x \leq a$   $M_c(x) = \frac{bx}{L}$   $x > a$   $M_c(x) = (1 - \frac{x}{L})a$

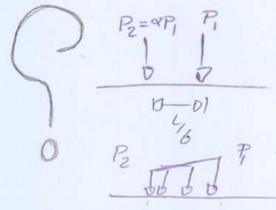


خط تأثیر MC وقتی بار رو حرکت می ده  
 C و مفصل می بینیم ماری می بینیم  
 احتمالاً 0 و چپ و راست ایستد  
 خط تأثیر MC = شکل سازه

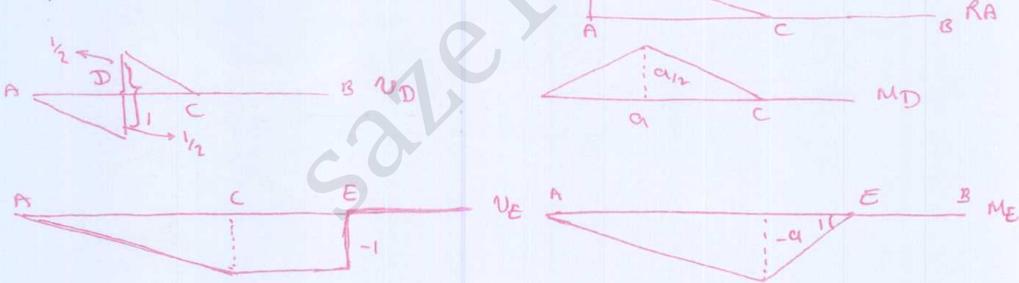
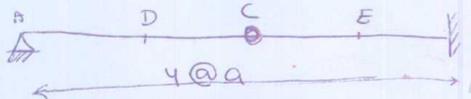
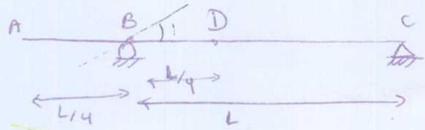
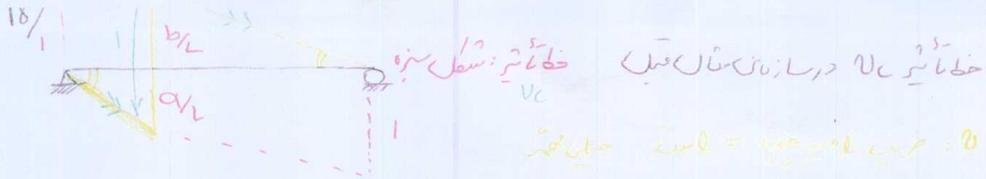


$M_C(1) + V_C(\frac{ab}{L} - \frac{ab}{L}) - 1 \times y(x) = 0$  (ببین)

$y(x) = M_C$

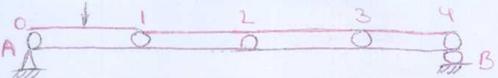


$M_C(x) P_1 + M_C(x - \frac{L}{6}) P_2$   
 $M_C = \int w(x) M_C(x) dx$   
 Max

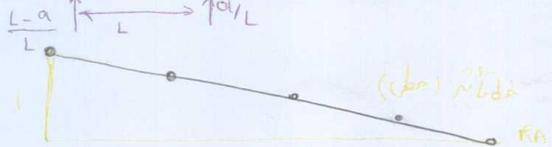


باید طراحی خوبی داشته باشد چسب برای عایق نداشته باشد مثل مثال دوم صفحه  
بعد که بدترین نوع طراحی است زیرا خیلی اتصالاتی ندارد می‌کنند + بارهای زیادی نیز ایجاد  
می‌شود که طراحی زود شکسته شدن و پاره شدن در آن دیده می‌شود سازه می‌شود

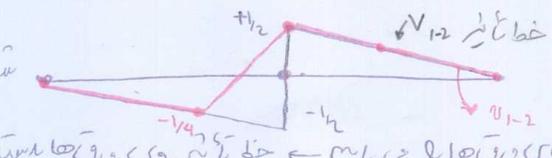




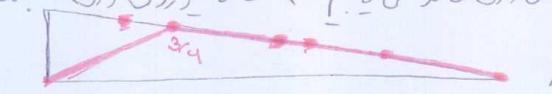
باترهای عرضی منحنی بر خوردگی کنیم  
 (Bay) 0 و 1 و 2 و 3 و 4



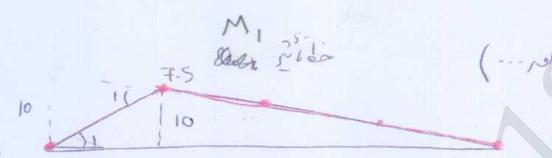
پوشک بار در دهانه 1-2 (U<sub>1-2</sub>)  
 بدست آورید. (خط تأثیر)



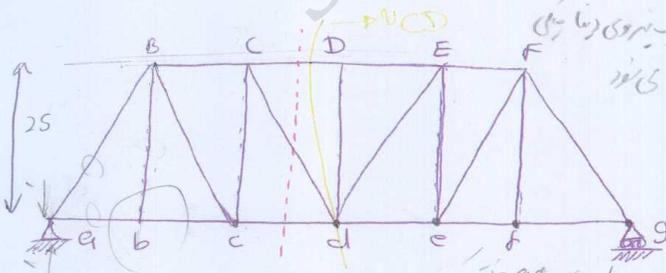
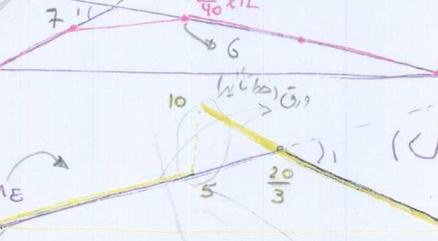
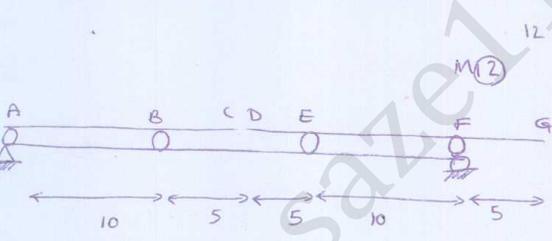
خط تأثیر سطح درقی حساب است پس داریم:  
 ابتدا سطح را به سه پاره تقسیم میکنیم نقطه های درقی ها را می یابیم ← خط تأثیر روی درقی ها بدست



پوشک در دهانه 0-1 (جوابی از دهانه 0-1)

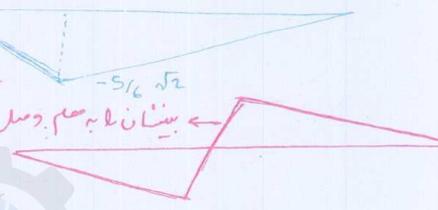
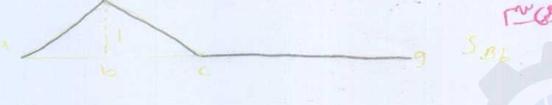


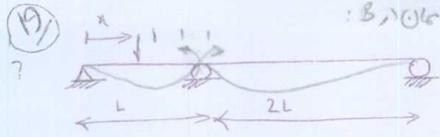
نخواهیم بگیریم ← خط تأثیر شاه تیر ← رسم به افق ...  
 خط تأثیر تیر میان 1 و 2 = 12 متر چپ



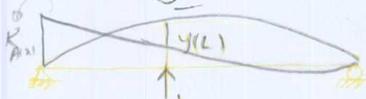
Ra, SaB, SBb, و Ucd  
 Ra', Rg  
 $a-c: Ucd = Rg$   
 $g-d: Ucd = Ra$   
 $a-c: Ucd = Rg$   
 $c-d$

$SaB = \sqrt{2} Ra$   
 این برای تقوای تیر  
 بار وارد روی ا ب و ا ب



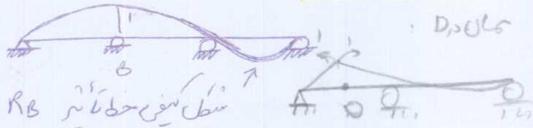
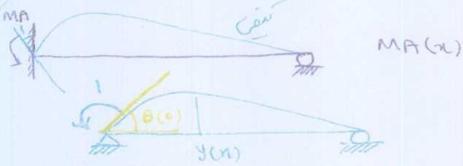
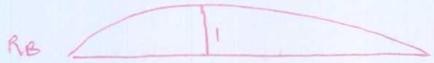


خطای نیروها در حالت نامعین



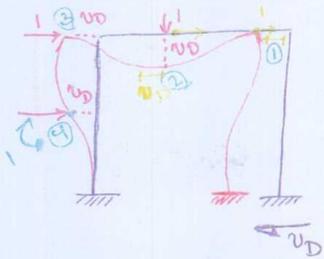
$y(x) = \dots$   $y(L) = \dots$

$R_B(x) = \frac{y(x)}{y(L)}$



$y(x) = \dots$   $\theta(x) = \frac{dy}{dx}(x)$

$M_A(x) = \frac{y(x)}{\theta(x)}$



$L = 2 = 3$

سنگین از تغییر حالت در صورتی است که در تغییر همان خطا تا بر آید

$-1 \times \theta + \nu_D(x) = 0 \rightarrow \theta(x) = \nu_D(x)$



RB لبه ستابا و در خطای که همان واحد در آن است

Conjugate Structure

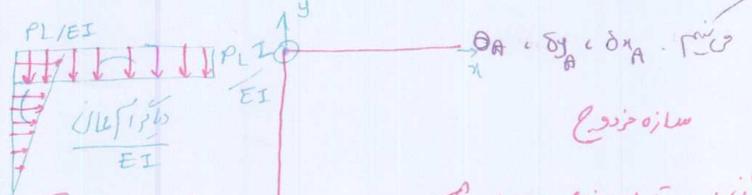
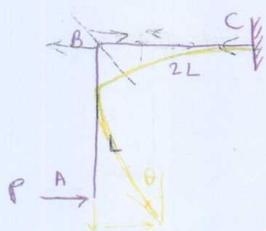
سازه مزدوج (روش استوار)

سازه حقیقی	سازه مزدوج
$\theta_2$	$\nu_2$
$\delta y$	$M y$
$\delta x$	$M x$

بارها سازه را در صورتی که تمام عدد بر صفر

(با قانون دست راستی می توانیم)

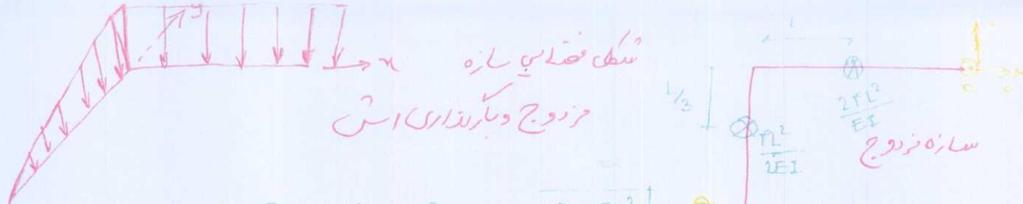
$EI = \text{Const}$  ← از تغییر همان هستی برش در جوری صرف نظر



سازه مزدوج

آن: دست راستی را در A نشان می دهیم و دست چپ را در B نشان می دهیم



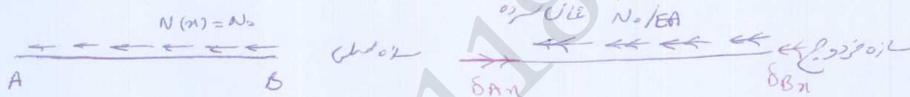
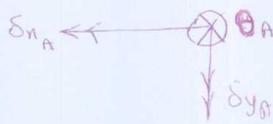


$$\sum F_z = 0 \rightarrow \theta_A = \frac{PL}{EI} \times \frac{L}{2} + \frac{PL}{EI} \times 2L = \frac{5}{2} \frac{PL^2}{EI}$$

$$\sum M_A = 0 \rightarrow \delta_{xA} - \frac{PL^2}{2EI} \times \frac{2L}{3} - \frac{2PL^2}{EI} \times L = 0 \rightarrow \delta_{xA} = \frac{7}{3} \frac{PL^3}{EI}$$

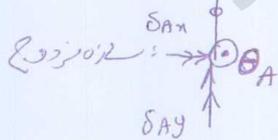
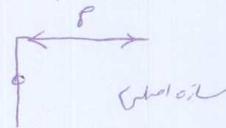
$$\sum M_{yA} = 0 \rightarrow \delta_{yA} + \frac{2PL^2}{EI} \times L \rightarrow \delta_{yA} = -\frac{2PL^3}{EI}$$

در اینجا فرض می‌کنیم که در هر دو طرف عضو طولی تغییرات طولی داریم (We assume here that we have longitudinal changes in both ends of the member)



$$\delta_{xA} - N_0 L / EA - \delta_{xB} = 0$$

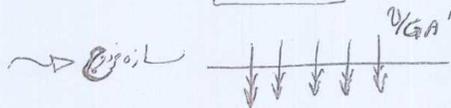
$$\delta_{xA} - \delta_{xB} = \frac{N_0 L}{EA}$$



$$\sum F_z = 0 \rightarrow \theta_A = 0$$

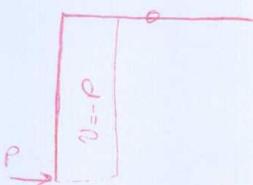
$$\sum M_x = 0 \rightarrow \delta_{xA} - \frac{P}{EA} \times 2L = 0 \rightarrow \delta_{xA} = \frac{2PL}{EA}$$

$$\sum M_y = 0 \rightarrow \delta_{yA} = 0$$



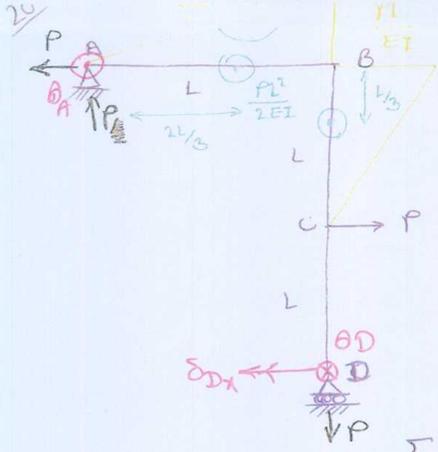
$$\delta_{yA} = \theta_A = 0$$

$$\delta_{xA} = \frac{P}{GA'} L$$



در اینجا فرض می‌کنیم که در هر دو طرف عضو طولی تغییرات طولی داریم





$\theta_D = ? \rightarrow$   $\sum M_A = 0$  (Clockwise)

$\sum F_z = 0 \rightarrow \theta_D \checkmark$  (Clockwise)

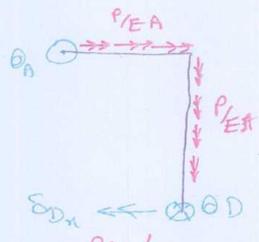
$\sum M_Dy = 0 \rightarrow L\theta_A + \frac{PL^2}{2EI} \cdot \frac{L}{3} = 0$

$\theta_A = -\frac{PL^2}{6EI}$

$\theta_D = \frac{2PL^2}{2EI} - \frac{PL^2}{6EI} \rightarrow \theta_D = \frac{5PL^2}{6EI}$

$\sum M_{Ax} = 0 \rightarrow \frac{PL^2}{2EI} \cdot \frac{L}{3} + \delta_{Dx} - 2L\theta_D = 0$

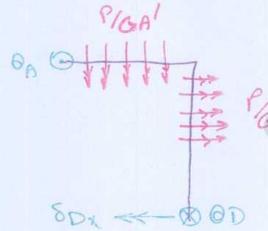
$\frac{PL^3}{6EI} + \delta_{Dx} - \frac{5PL^3}{3EI} = 0 \rightarrow \delta_{Dx} = \frac{3PL^3}{2EI}$



$\sum M_{Ax} = 0 \rightarrow \frac{PL}{EA} - \delta_{Dx} + 2L\theta_D = 0$  (Clockwise)

$\sum M_{Ay} = 0 \rightarrow -\frac{PL}{EA} \times L + L\theta_D = 0 \rightarrow \theta_D = \frac{2P}{EA}$

$\delta_{Dx} = \frac{5PL}{EA}$

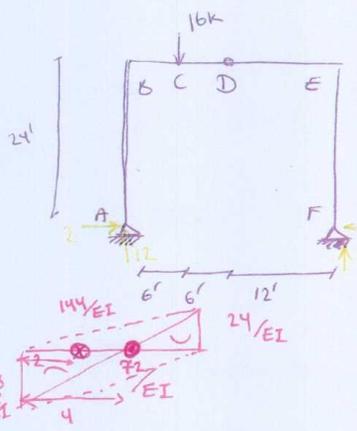


$\sum M_{Ay} = 0 \rightarrow -\frac{P}{GA'} \times L + L\theta_D = 0 \rightarrow \theta_D = \frac{P}{GA'}$

$\sum M_{Ax} = 0 \rightarrow \frac{P}{GA'} + 2L\theta_D - \delta_{Dx} = 0 \rightarrow$

$\delta_{Dx} = \frac{3PL}{GA'}$

$I = 1000 \text{ in}^4$   $E = 50000 \text{ ksi}$   $\rightarrow$   $\text{تماما کنج حل سدا}$



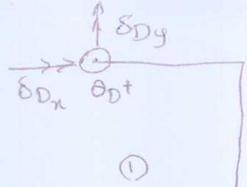
$\delta_{Dy} = ?$   $\delta_{Ex} = ?$   $\theta_A = ?$   $\theta_F = ?$



1-  $\text{تماما کنج حل سدا}$

$\text{برخلاف اختلاف فریب نواز و فریب}$   
 $\text{استند D به فریب نواز}$





اگر B بر حسب برعکس باشد

برای  $\theta_A$  و  $\theta_F$  ابتدا حول نقطه A و حول نقطه F

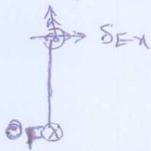
مانع می شود ← دو معادله و دو مجهول ←  $\theta_F$  و  $\theta_A$

$$\sum M_{AF} = 0 \rightarrow 2 \times 16 \times \frac{576}{EI} + 2 \times \frac{144}{EI} \times 24 - 2 \times \frac{72}{EI} \times 24 = 24 \Delta \theta_D$$

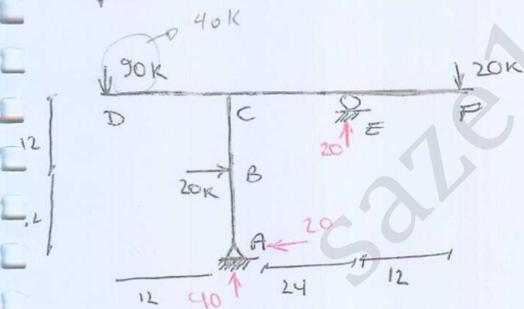
$$\rightarrow \Delta \theta_D = \frac{1056}{EI} \rightarrow \sum M_{EF} = 0 \rightarrow \theta_A$$

$$\sum F_z = 0 \rightarrow \theta_{FV} \quad \sum M_{AB} = 0 \rightarrow \theta_{FV}$$

$$\rightarrow \textcircled{1}, \sum M_{Dx} = 0 \rightarrow \delta_{Dx}, \sum M_{Dy} = 0 \rightarrow \delta_{Dy}$$



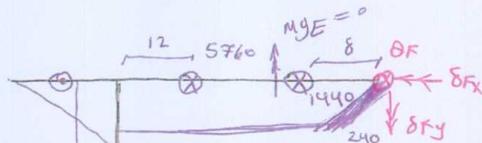
$$\sum M_{Ex} = 0 \rightarrow \delta_{Ex}$$



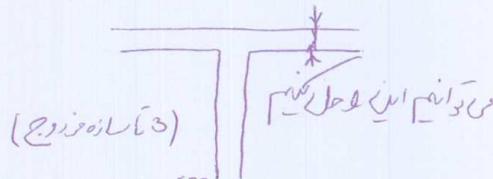
$$E = 29000 \text{ ksi} \quad A = 1 \text{ in}^2$$

$$I = 1440 \text{ in}^4 \quad \delta_{Fx} \quad \delta_{Fy} \quad \delta_{Dy}$$

$$\delta_{xF} = ? \quad \delta_{yD} = ? \quad \delta_{yF} = ?$$



سه معادله



$$\sum M_{Ey} = 0 \rightarrow 24(\theta_A + 1440 + 2880) - 12 \times 5760 = 0$$

$$\rightarrow \theta_A = -1440/EI$$

$$\sum M_{Fy} = 0 \rightarrow \delta_{Fy} + 36(1440 - 1440 - 2880 + 24 \times 5760 + 8 \times 1440) = 0$$

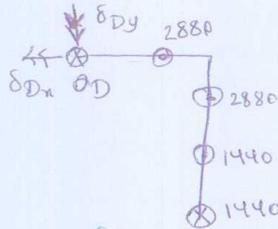


۷۷

$$\rightarrow \delta F_y = \frac{-46080}{EI} = -1.843 \text{ in} \downarrow$$

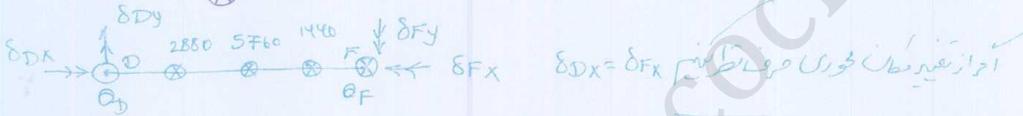
$$\sum M_{F_x} = 0 \rightarrow EI \delta F_x + 24 \times (-1) (1440) + 1440 \times 16 + 2880 \times 6 = 0$$

$$\rightarrow \delta F_x = \frac{-5760}{EI} = -0.230 \text{ in} \leftarrow$$



$$\sum M_{D_y} = 0 \rightarrow \delta D_y \cdot EI + 2880 \times 8 + 12(2880 + 1440 + 1440) = 0$$

$$\rightarrow \delta D_y = \frac{-57600}{EI} = -2.304 \text{ in} \downarrow$$



$$\sum M_{D_x} = 0 \rightarrow \delta D_x - \delta F_x = 0 \rightarrow \delta D_x = \delta F_x \checkmark$$

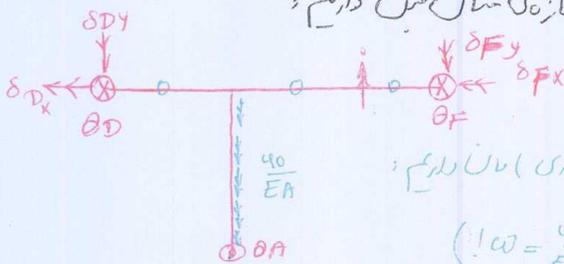
از نقطه شروع می بینیم به نقطه‌های (انتهایی) دیده می‌شود و در هر یک از این نقاط به مقدار (در جهت مشخصه)

داریم! ( ← → ) یعنی واحد! (در جهت مشخصه)

ساده‌ترین برای تغییر مکان خوری (در جهت مشخصه)

در همان جهت در حالتی که  $E$  به مقدار  $EA$  در نظر بگیریم و  $EA$  را به عنوان  $EA$  در نظر بگیریم.  $\delta E_y = \frac{1}{12} EA = \delta E_y$  (در جهت مشخصه)

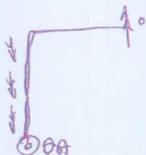
\* برای تغییر مکان خوری همان در همان اندازه که همان جهت داریم:

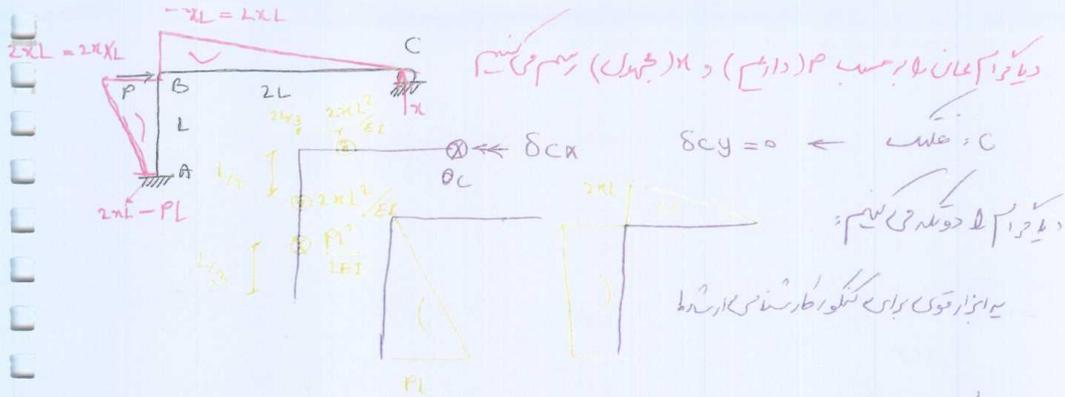


برای تغییر مکان خوری (در جهت مشخصه):

$$(EA = \frac{40}{EA} \text{ به عنوان } EA)$$

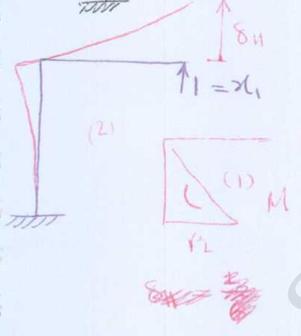
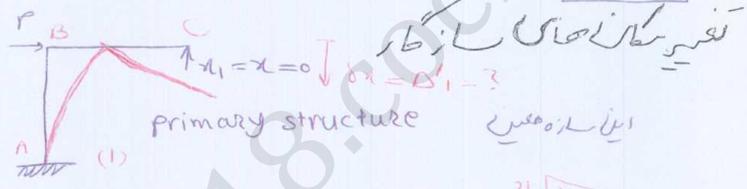
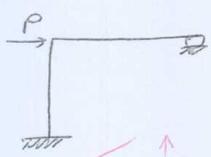
$$\delta A \times 24 - \frac{40}{EA} \times 24 = 0 \rightarrow \delta A = \frac{40}{EA} \checkmark$$





HOOKRAY!

$$\sum M_{cy} = 0 \rightarrow \frac{PL^2}{2EI} \times 2L - \frac{2xL^2}{EI} \times 2L - \frac{2xL^2}{EI} \times 4L = 0 \rightarrow x = \frac{3P}{20}$$



$$\delta_1' + \delta_H x_1 = 0 \rightarrow x_1 \checkmark$$

$$\delta_1' = \frac{L}{EI} (-2PL \times 2L - PL \times 2L) \Rightarrow \delta_1' = \frac{-PL^3}{EI}$$

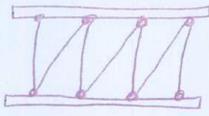
$$\delta_H = L \times \frac{(2L)^2}{EI} + \frac{2L}{6EI} (2 \times (2L)^2) = \frac{40L^3}{6EI}$$

$$\rightarrow x_1 = \frac{3P}{20} \checkmark$$

در این سازه هجری خردول در این سازه هجری هجری



1



خوابش غلطی

در عمل چنین چیزی داریم



حل کمترین کلیل سازه

خوابش ایده آل

حدائق سه مولفوی علیه ماضی غیرهیم رس برای قابل خارجی خواب بیان لازم داریم.

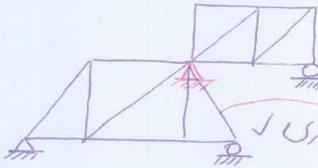
در جبری نامعینی 1 سازه

$$z = m + r - 2j \quad (\text{در جبر نامعینی})$$

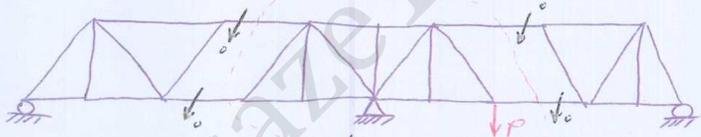
$$m = \text{تعداد اعضا یا تیرهای مجهول}$$

$$z = \text{joint} \text{ عوامل (تعدادشان)}$$

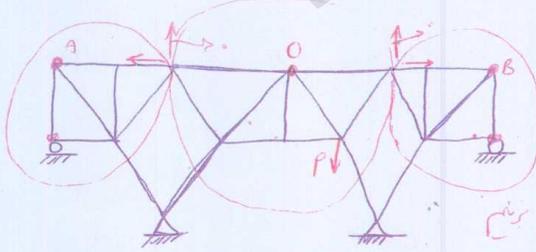
$$r = \text{علی لعل صای علیه ماضی}$$



بررسی پایداری  
 (۱) بررسی چشمی  
 (۲) اطمینان بار روی سازه برای بررسی پایداری



نسبت به محور عمود بر عین می بینیم  
 که ناپایداری در کل سازه ناپایداری



حالا پایداری را نگاه می کنیم تا ببینیم

پایداره یا نه؟ این سازه ناپایداره!

اگر حول این علیه ماضی مصلی مقطع کنیم

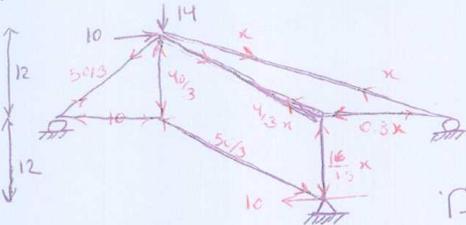
و بعد حول A و B همان ترمیم علی لعل عمود عوامل = 0 می شود ← سازه ناپایداره

(۳) ادرس نارضو

بعد از این خواهد شد در کتاب دیگر کادو توضیح داده شده است!



سؤال ( میان ترم دو سال پیش حل شده )

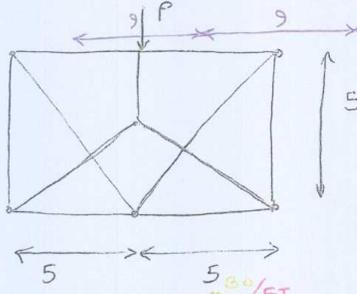


پس از اصلاح لایه رکوبه افقی گزیم

تغیر توانی قدرتهاک تغییر طابعی برایش متادل می نویسیم

بر حسب دسترس برابری  $x = 30$

سؤال ( ترمین کجایی )



Email: andalib.reza @ yahoo . Com

سؤال ( اجزائی ) جواب کار با EI است

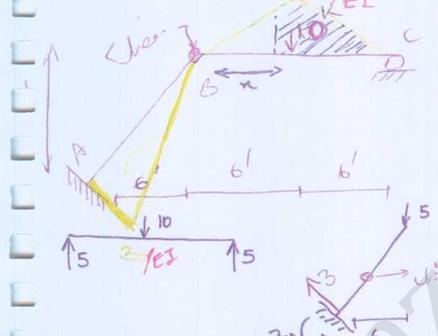
از تغییر مکان خودی صرف نظر کنید تغییر مکان Max

تغییر مکان Max بر BC و محل آن از جبهه B است

از تغییر مکان خودی صرف نظر می کنیم ( چون تغییر مکان خودی

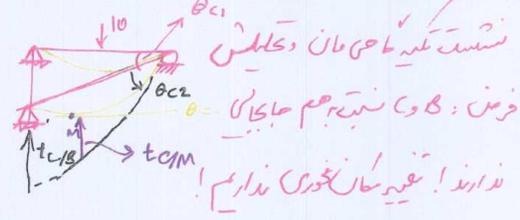
با تغییر مکان خودی هم تفاوتی ندارد )

تغییر مکان خودی = تغییر مکان خودی



حالا باید شکل تغییر مکان این سازه را بکشیم . از این جایی که شرایط مرزی برآیم وجود دارد و معلوم است

چون تغییر مکان خودی نداریم ← خودی عضو ( مثل دولان ) حرکت نمی کند .



$$\theta_{c1} = \frac{\Delta_{BV}}{12}$$

$$\theta_{c2} = \frac{t_{C/B}}{12}$$

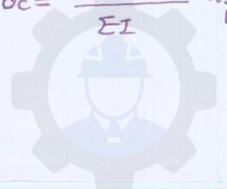
$$\theta_c = \theta_{c1} + \theta_{c2} = \frac{\Delta_{BV} + t_{C/B}}{12}$$

$\theta_{MIC} = \theta_c - \theta_m = \theta_c$  احتیاج داریم  $\Delta_{BV}$  ،  $\Delta_{BH}$  ،  $\Delta_{BH} = t_{A/B} = \frac{30 \cdot 10 \cdot 20}{EI \cdot 2 \cdot 3}$

$\Delta_{BV} = \frac{1000}{EI}$  →  $\Delta_{BH} = 0.8 \Delta_{BV} = \frac{800}{EI}$  ،  $\Delta_{BV} = 0.6 \Delta_{BV} = \frac{600}{EI}$

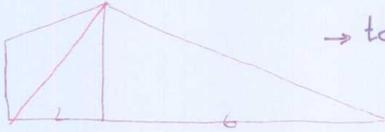
$$t_{C/B} = \frac{30}{EI} \times 6 \times 6 = \frac{1080}{EI}$$

$$\theta_c = \frac{1080 + 600}{EI} \times \frac{1}{12} = \frac{140}{EI}$$



L

$$\theta_{MIC} = \frac{30}{EI} \times 6 - \frac{5x^2}{2EI} \rightarrow 180 - \frac{5}{2}x^2 = 140 \rightarrow x=4$$



$$\rightarrow t_{c/M} = \frac{413.3}{EI} \quad \delta_M = \frac{140}{EI} \times 8 - \frac{413.3}{EI} = \frac{706.7}{EI}$$

استفاده از روش انرژی در اینجا مناسب است. در اینجا از روش انرژی استفاده کردیم تا بتوانیم نقطه بحرانی را پیدا کنیم.

۲- جوابی که در دست آورده ایم. جوابی است که در دست می آید (توجه کنید که این جواب نهایی است).

در خارج کشور جواب برای این مسئله در دسترس نیست! قانون خواندن روش حل مسئله در خارج کشور.

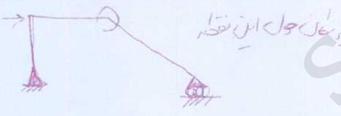
مهندسان در خارج کشور با روش های مختلف با هم صحبت می کنند. مهندسان در خارج کشور با هم صحبت می کنند.

استاد (مهندس) → استاد (مهندس) → designer → مهندس (مهندس) → approve می کنند.

initial → approved → مهندس (مهندس) → مهندس (مهندس) → مهندس (مهندس) → مهندس (مهندس).

این calculation است که در ابتدا اول در دسترس است. در دسترس است. در دسترس است.

مهندس (مهندس) → Material Take Off → مهندس (مهندس) → مهندس (مهندس) → مهندس (مهندس).



saze118.com

20,0,0

Castiglioni (2,3)

(2,5)

(3)

(4)

(5)

