www.g-alm.ir

تئوری سازه ها (۱) «علی اکبر گل افشانی»

سازه از مجموعه‌ای از اعضا (elements / members) تشکیل می شود.

وقتی که سیستم می شود برای یک function خاصی مورد استفاده قرار می گیرند و خاصیت باربری Loading دارند.

درس ما تحلیل یا تئوری سازه است. در واقع می خواهیم ببینیم نیروها و تغییر مکان های کل سازه و اعضای سازه چی هستند؟ Analysis

هدف طراحی این اعضا است به گونه‌ای که مقاوم باشند پس اول باید بدانیم چه نیروهایی در آن می افتد!

Loading دو بخش داره ← سازه‌ها بارگذاری به دو دسته می شود

Live Load & Dead Load ← { Static Loading / Dynamic Loading } ← دسته بندی نوع نیروی وارده

Static Loading مثل وزن سازه و وزن ساکنان ساختمان

Dynamic Loading بار موج، بار باد، بار موج انفجار: اثر دینامیکی دارند

تغییر مکان نسبت به نیروی خیلی زیاده ← بررسی ساختمان به طور مجازی

دارد کار مجازی انجام می شود.

ما فقط Static Loading بررسی می کنیم (درس ما در این مورد تا پایان)

ما چه سازه‌هایی را تحلیل می کنیم؟ تیر ← تیر (تیر، خرپا و ...) سازه دوبعدی قاب

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

Dimension Structure

1-D , 2-D , 3-D

1-D اعضای با در نظر نداشتن ابعاد دیگر

2-D اعضای که با دست می آوریم

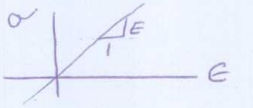
3-D و یا که با دست ساخته (یا کامپیوتر انجام می دهیم)

دقت آنالیز سه بعدی خیلی بیشتره مثلاً سقف بتنی "plate" است و 2-D

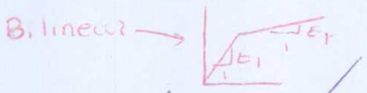
✓ Linear Vs. Nonlinear Analysis

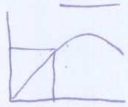
توی لینیاس Linear است اگه سازه ۱ و اجزا رفتار خطی داشته باشند

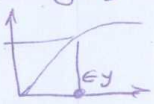
دقتی بار ها ۲ برابر میشوند. ε و σ ها دوبرابر میشوند.



رفتار مواد ما اگر خطی باشد 1-1 Linear




بتن

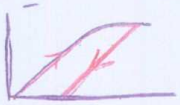


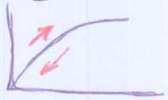
فولاد

اغلب مواد تا حالی الاستیکی دیگر خطی نیست ولی خیلی جاهی غیرخطی رفتار می کنند. در لینیاس رفتار مواد خطی است ولی ما با روشهای تا حدی انجام می دهیم که خطی بماند. این قانون هوک برقرار است. $\underline{\sigma} = \underline{E}\underline{\varepsilon}$ (ماتریس)

✓ Elastic - Nonelastic

اسمان داره مواد ما غیرخطی باشد ولی رفتار Elastic یا Nonelastic شان





ماده بتن می تواند Linear یا Nonlinear و همزمان می تواند Elastic رفتار کند یا Nonelastic.

غیرخطی بودنشان: ۱ مواد ۲ هندسه ی سازه (Geometry)

وقتی دو تا از سه تای خطی در نظر می گیریم.

آن کس که نداند و نداند که نداند

در جهل مرکب ابدالدهر بماند

۱) هوک ۲) رفتار Enelastic ۳) هندسه ی سازه مورد دارد

باید دانشی کار در هر فرمول ابدانی اما دانستن غیرخطی باید برایت زحمت آوین باشد.

تمام مسائل ما خطی هستند پس نگران هیچ چیز نباشید.

اولین قدم طراحی آنالیز کردن است. سری عرض ها را دادن تکلیف

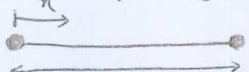
مکانیک جامدات + استاتیک (خصوصاً گاهی دینامیک) را مرور کنید.

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

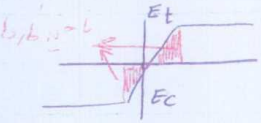
www.g-alm.ir

خرپاها — Truss Structure

ساده ترین عضو سازه truss element : ۱) یک بعدی است ۲) طول آن با فاصله دو گره مشخص می شود ۳) دارای سطح مقطع ثابت یا متغیر است ۴) دارای E است

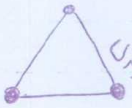


۵) فقط نیروی محوری تحمل می کند ← در گره ها مفصل
خش تحمل نمی کند نیروی جانبی ندارد (مثل نوار است)
فقط نیروی محوری دارد



۱) فقط تنش ایجاد می شود: axial force
۲) E کشش = E فشار هم مقدار و هم کشش
(اگر $E_c \neq E_t$ ← (Non Linear))

از عضو خرپایی حواهیم ساخت (دوبعدی) درست کنیم. کمترین تعداد: ۲ عضو



خرپای ساده (خرپای مادر، خرپای پایه) کوچکترین سازه ۲ بعدی

Member ، Node (joint اتصال)

خرپای پایه: $M = 2$ $N = 2$ باید سه گره روی یک خط نباشند

خرپای ساده:

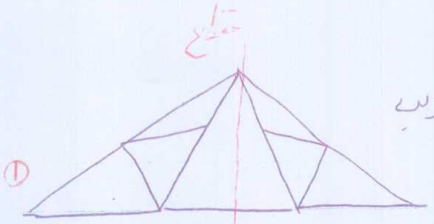
خرپای ساده یا simple truss. برسبای خرپای پایه تشکیل می شود
با اضافه کردن یک گره به وسیله ی افزودن دو عضو با اتصال به گره های قبل متصل
شود تشکیل می شود. مجموعه ای که خرپای ساده هم نامیده می شود برای تحلیل خرپاهاست.
(*) این دو عضو نباید در یک خط قرار داشته باشند. در خرپای ساده « $M = 2N - 3$ »
ما باید بدانیم کجا چه نوع حل استفاده کنیم. در خرپای ساده از آخرین گره
اولش گره ها را برمی داریم و تا اولین گره می آییم پس نوع حل ساده ای است.
همواره می توان گره ها توی این خرپا استفاده کرد.

خرپای مرکب:

از اتصال چند خرپای ساده به هم به روش خاصی تشکیل می شود.
مثلاً دو خرپای ساده را در یک گره به هم متصل می کنیم به علاوه ی یک عضو یا ست دیگر که
از گره غیر از دو گره قبل به آن می تواند برود (← همان) ایجاد کند.

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir



خرپای مرکب $M_1 = 2N_1 - 3$

$M_2 = 2N_2 - 3$

ترکیبات :

$N = N_1 + N_2 - 1$ $\quad M = M_1 + M_2 + 1$

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

پس خرپای مرکبی که از اتصال دو خرپای ساده در یک گره + یک عضو که حول آن نقطه دوران ایجاد می‌کند از این رابطه پیروی می‌کنند. $\boxed{M = 2N - 3}$ ✓

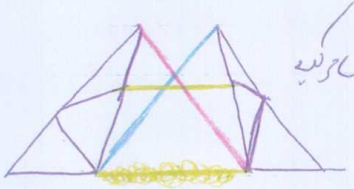
دیگه نمی‌تونم از روش گره برای حلش استفاده کنم

TA : وضا عنایت اوّل تمرین‌های خودمان را حل می‌کنیم و بادی گرم

لـ یکشنبه ۷٫۵ تا ۹

برای اتصال صلب دو سازه باهم باید حداقل سه میله بینشان رد و بدل شود که ⊛

۱) متقارب نباشند ۲) هوازی نباشند (باهم متصل شوند)

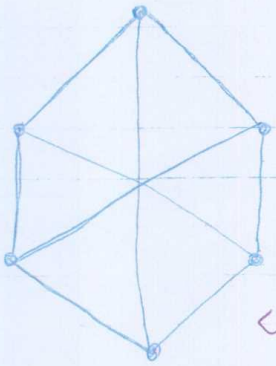


خرپای مرکب $M = M_1 + M_2 + 3 = 2(N_1 + N_2) - 6 + 3$

$\rightarrow \boxed{M = 2N - 3}$

$N = N_1 + N_2$

خرپاهای دیفرانسیل هم هستند که $M = 2N - 3$ در آن حالت باقی باشد.



$N = 6 \quad M = 9$

Complex truss

آیا این خرپای ساده یا $M = 2N - 3$ ✓

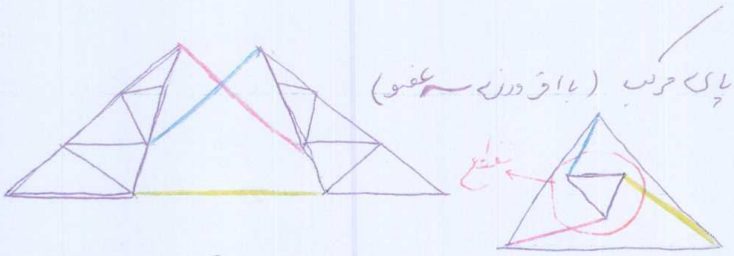
خرپای مرکب نیست پس به هر خرپایی که ساده یا مرکب نیست و $M = 2N - 3$ توشش صادق باشه می‌گوییم خرپای غیرگج (معمولاً خرپای پایه ندارد ولی می‌تواند هم داشته باشد!)

۱) حل ۲) پایداری خیلی دقت می‌خواهد

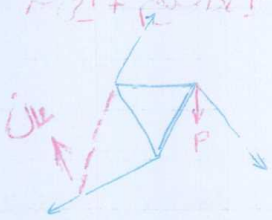
www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

۳



روش مقطع: از محل اتصال دو خرپای ساده، مقطع می زنیم



طرف معادلات تعادل: ۲ برابر تعداد گره ها

$R = 3$ عکس العمل تکیه گاه

$M + R = 2N$ معادلات $=$ مجهول

$M + R = 2N \rightarrow M = 2N - 3$ این شرط تا بتوانیم خرپا را حل کنیم

statically determinate structure

روش گره و مقطع

☑ ترین زیاد حل باشد تا سر انجام حل به جوان ارزنده ای در گل گیر نکند!

به خاطر همین است که من عازم خواهم که بلاخره به دوگانگی اش درست رسیدند!

پایدار است

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

سازه معین استاتیکی

۲) $M + R > 2N \rightarrow$ سازه نامعین استاتیکی

مجهول ها — معادلات

n معادله غیر تعادلی ← تعداد مجهول ها − تعداد معادلات = درجه نامعینی $= n$

استاتیکی نیاز داریم (استاتیکی)

پس به تعداد n معادله الاستیک (تغییر شکل) بدست می آوریم.

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

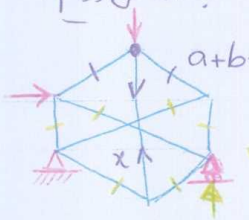
www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

حل خرپاهایی که نه ساده‌اند و نه حرکب اند ← بغرنج اند.

روش مقطع هم کارآمد نیست. پس چیکار می‌کنیم. نیرو در یک عضو را می‌گیریم

x و بعد از روش گره نیروی دو عضو دیگر را برحسب x بدست می‌آوریم.



به جای ✓ مجهولمان هم دست می‌آید.

باید تعیین باشد: x ✓

پایداری سازه‌ها

همه‌ی خرپاهای ساده حرکب پایدارند اما پایداری خرپاهای بغرنج سخت است. (علم و صنعت!)

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

۲/

تئوری سازه ها (۱)

«گل انشایی»

پرسیاشا هسوند: عزان ۸۷

TA: عندلیبی یا عندلیب (!)

کلاس حل تمرین: یکشنبه ها ساعت ۷/۵ الی ۹

☑ ← تمرین های خودمان را ۲ روز قبل از کلاس اول (در کلاس حل تمرین) تمرین های خودمان را حل می کنیم بعدی روز سراغ تمرین های متفرقه تحلیل سازه میریم بسیاری از درس ها همان است (!)

«بیا تا گل برافشانیم و می در ساغر اندازیم
فلک را سقف بشکافیم و طرحی نو دراندازیم»

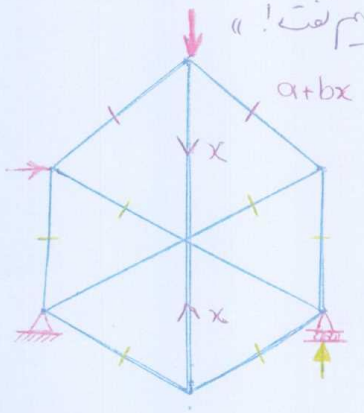
Don't be afraid we'll make it out of this mess!
It's a love story baby just say "yes".

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

پایداری سازه ها

همه ی خرپاهای ساده و مرکب پایدارند امّا پایداری خرپاهای بغرنج سخت است. (علم و صنعت!) «روش هنری را جلو خواهیم گفت!»

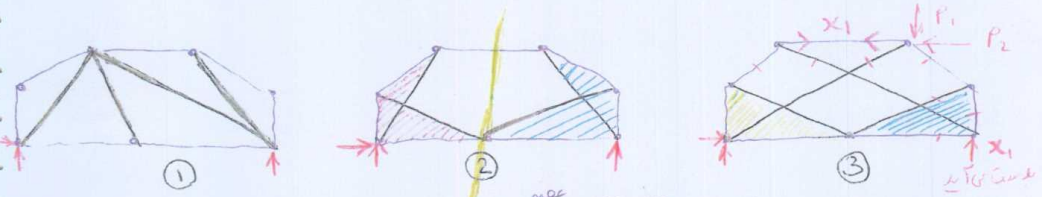


در این جا روش مقطع دیگر کارآمد نیست!

بدست می آید x ← ✓

✓ در حال ✓ مجهول ناپایدار ($x=$) بدست می آید.

(... پایداری خرپاهای بغرنج!)



$N=7 \quad 2(7)-3=11 \quad 11-(7)_{\text{عضو}}=(4)_{\text{عضو}}$ نیاز داریم

① خرپای ساده است (گره ی دو عضو جدید!) برای حل از یک گره ی دو عضو شروع می کنیم.

✓ روش گره حتماً منطبق برای خرپاهای ساده جواب می دهد.

پردوزه: برنامه بنویسید که (برای $2N=M+R$) اعضاء و گره ها و تکیه گاه ها را بگیرد و ورود برای هر گره 2 معادله

بنویسد ← $2N$ معادله $2N$ مجهول را حل کند! ها به جای ها!

پردوزه: شبیه تکیه گاهی داشته باشیم! تکیه گاه صورت CaredProject

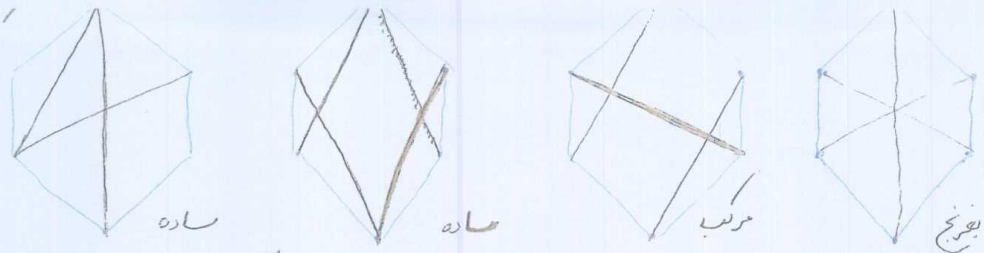
② خرپای مرکب است. روش گره جواب نمی دهد ← روش مقطع ابداع شد. عضو گره را مقطع می زنیم

نظر حل گره نظر هم نزدی عضو بدست می آید. بعد از روش گره استفاده می کنیم و به دست می آوریم!

③ خرپای بغرنج ابتدا نیروهای تکیه گاه ها را بدست می آوریم ← باز هم گره ۲ مجهول داریم ← یکی را حدس می زنیم

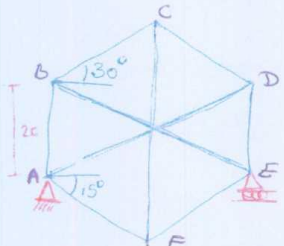
www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir



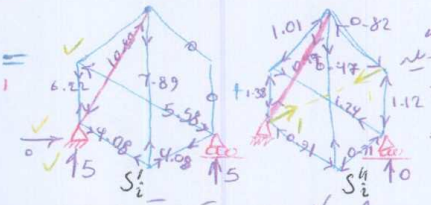
ما می‌توانیم برای این نوع مسئله روش حل را بدست بیاوریم. خرپای اروی را می‌خواهیم با روش هنبرگ حل کنیم.

روش هنبرگ (Complex Truss)



خرپای دو بدو با به خرپای ساده تبدیل می‌کنیم! یک عضو را برمی‌داریم و می‌دانیم به جای دیگه

دو جمع دو بدو تشکیل می‌دهیم:



اگر نیرو در عضو صورت = ۰ باشد که بالا درست است (جمع) چون معادلات را درست می‌نویسیم

فلش‌های عضو (نیروهای عضو) را درست می‌کشیم. به تکنیک نوشتن روابط تعادلی!

خرپای بغرنج را دیدیم دو خرپای ساده دو گانه حل کردیم. حالا چون می‌خواهیم در صورتی

نیروی عضو را پیدا کنیم معادله بنویسیم (S_i نیرو در جو عضو در خرپای اصلی ؛ S_i' نیرو در جو عضو در روی خرپای

$$S_{AC} = S'_{AC} + S''_{AC}\,(x) = 0 \rightarrow x \checkmark \qquad \text{این جا } x = \frac{10.89}{0.47} = 23.42$$

یعنی (حل دومی × 23.42 + حل اولی = حل کل خرپای بغرنج اصلی مسئله ی ما)!

حسن این روش نسبت به آن روش حل دو گانه

$$S_i = S_i' + x\,S_i''$$

خودمان این را ساده کردیم چون فقط یک مجهول یعنی x داریم و ما آن را

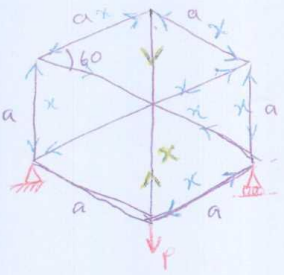
(شاه خشتان) انتخاب کردیم آن روش را در روی خودمان هزار چون یک مجهول!

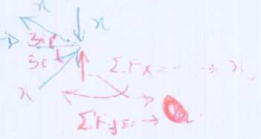
اگر می‌خواستیم دو عضو را حذف کنیم دو تا x_1 و x_2 داریم ← سه تا مثل داریم!

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

پایداری خرپاهای بزرگ





خرپای بزرگ خیلی جالب: خرپای شش ضلعی منتظم

این خرپای جالب رو الان می خواهیم حل کنیم

خرپای کل ← $\lambda \cdot P_{/2}$

پس این خرپا ناپایدار است. یعنی این خرپا خاصیت باربری ندارد یعنی $P=0$ باید باشد ← تعجب

ممکن می دهد که زوایاش از 60، 30 خارج شوند! به روش بارصفر هم داریم برای چک کردن پایداری خرپا. البته این جا همین کافی است که به این تناقض رسیدیم. همین که زوایا از 60 خارج می شوند ← خرپای ناپایداری شود. اگر زاویه 60 باشد اگر P خیلی کوچک داشته باشیم نیروها در عضوها 100P یا 200P اند! یا شاید 1000P و...! خرپای بزرگ پایداری اش از چک دیگری به دست می آید!

ناپایداری خرپاهای بزرگ به روش بارصفر

Zero load test

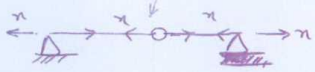
برای همه ی خرپاهای $M=2N-3$ هست امّا ما عمدتاً در مورد خرپای بزرگ استفاده اش می کنیم

نکته: کلاً برای همه ی خرپاها (کرانی) استفاده می شود و جواب گوست.

یکی از اعضا را زدیش بگیر x ← بقیه ی نیروها را بدست بیار و به ترتیب ← علی الفعل ها = 0

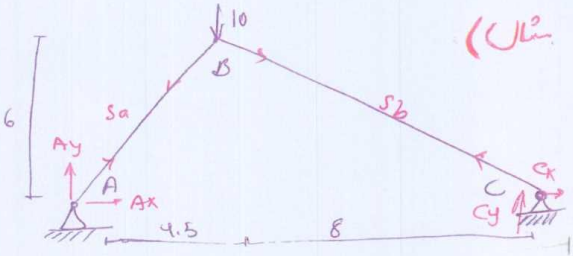
(بعضی جاها نه!)

پس به طریقه بارگذاری صفر بار x اتفاقی خودم است و جالب اینجا است که x می تواند هر چیزی باشد در حالتی که هیچ باری روش نگذاشته ام ← سازه حتماً ناپایدار است.



دلیل: استدلال تناقضی: چون x می تواند هر چیزی باشد ← می تواند ∞ باشد ← ناپایدار

مثال)



$$Ax + 0.6\,Sa = 0$$
$$Ay + 0.8\,Sb = 0$$
$$-0.6\,Sa + 0.8\,Sb = 0$$
$$10 + 0.8\,Sa + 0.6\,Sb = 0 \rightarrow -10$$
$$0.8\,Sb + Cx = 0$$
$$0.6\,Sb + Cy = 0$$

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

۱

بعد ماتریس کلی بدست آمده را حل می‌کنیم. ماتریس 2N×2N ، 2N مجهول داریم.

چه موقع ماتریس A در میانش صفر است؟

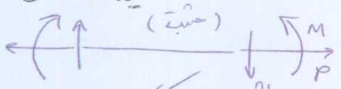
اگر در میان A تردید به صفر هم باشد باز برای ما از نظر هندسی ناپایدار است.

Substructuring یا Superposition

تیرها

در خرپا فقط نیروها را گرفتیم، اما تغییر مکان‌ها را نمی‌گیرد حساب می‌کرد.

نیروی داخلی



چون در مورد خرپا کار روش قدیمی بود. در تیر سه مجهول داریم.

این نیروها مثبت اند (نیروهای داخلی اندوهه عمل و علی الاصل اند) کشش را مثبت بگیرید.

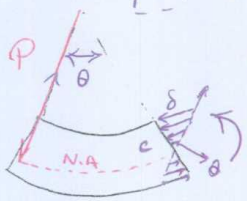
آدمی که می‌خندد این جوری می‌خندد عضلات پایینی تحت کشش: علائم مثبت

M مثبت ← در تیر با آرماتورها پایینی می‌گذاریم (اگر +M باشد).

نیروهای خارجی (تغییر مکان‌ها نیز داخلی - خارجی) این‌ها مثبت اند (خارجی)

خلاصه‌ای از مکانیک جامدات

اگر به تیری داشته باشیم تحت اثر بارگذاری، این تیر را به یک قسمت کوچک dx در نظر می‌گیریم. عضلات بالا، پایینی کشش (اینجا صفحه باقی می‌ماند)



آنچه این نیروها = M(x) علائم ماست.

$\theta = \frac{\delta}{c}$ تا وقتی تغییر مکان‌ها کوچک باشند

3- تا زاویه کوچک صادق است.

$$\theta = \frac{\delta}{c} = \frac{dx}{\rho} \qquad \epsilon = \frac{\sigma}{E} = \frac{Mc}{EI} \qquad \frac{\delta}{dx} = \epsilon = \frac{c}{\rho} = \frac{Mc}{EI}$$

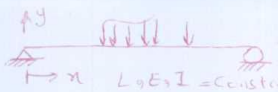
$$K = \frac{1}{\rho} = \frac{d^2y/dx^2}{[1+(dy/dx)^2]^{3/2}} \doteq \frac{d^2y}{dx^2} \quad \text{(Curvature)}$$

$\frac{dy}{dx} = \theta$ تا ۱۰°

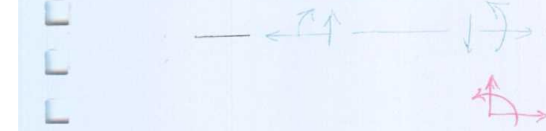
$$c\,\frac{d^2y}{dx^2} = \frac{Mc}{EI} \longrightarrow \boxed{\frac{d^2y}{dx^2} = \frac{M}{EI}}$$

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir



جلسه 10, 12, 88 (تیرها)



نیروهای خارجی

$$\text{Curvature} = \frac{d^2y}{dx^2} \qquad \frac{M}{EI} = \frac{d^2y}{dx^2}$$

رسیدیم به این معادله:

$$\frac{dy}{dx} = \theta_{(x)} = \int_0^x \frac{M_{(x)}}{EI_{(x)}}dx + \theta_0$$ (برعدد ثابت!) (از آنجا که EI ثابت باشد آنرا این جا ثابت!)

$$y = \int \frac{dy}{dx}dx + y_0 = \iint \frac{M}{EI}dxdx + \int \theta_0\,dx + y_0 \longrightarrow y_{(x)} = \iint \frac{M}{EI}dxdx + \int \theta_0\,dx + y_0$$

θ = ضریب زاویه — ضریب زاویه مثبت

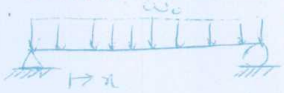
پس باید معادله‌ی بر پیوسته باشد ↔ (مفصل نداشته باشیم) پرش (انتگرال حساب)

Deflection of Beams - Double Integration Method

Equation of Moment

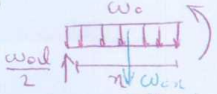
بدست آوردن معادله‌ی عمان تیر

۱) ریاضی ۲) هندسی



$\omega(x) = -\omega_0$ جهت خارجی (−)

هندسی (مقطع می‌زنیم و انتگرال می‌گیریم) از همین هندسی‌ها



$$M(x) = \frac{\omega_0 l}{2}(x) - \frac{\omega_0 x^2}{2}$$

(بی سوادترند (هندسی‌های عمان)

rad (رادیان)

$$V = \int \omega\,dx + V_0$$ معادله‌ی برش (انتگرال بار) ریاضی: آخرین بارگذاری که داریم ω

هر چیز که + می‌گیریم

$\frac{dM}{dx} = V(x)$ $\frac{dV}{dx} = \omega(x)$

انتگرال ω بار تیر (ω) = برش (V)

$$M = \int V dx + M_0 = \iint \omega(x)\,dx + \int V_0\,dx + M_0$$ عمان = انتگرال برش = انتگرال مضاعف ω

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

7/

$\frac{M}{EI} = \omega$ ← معادله محان = معادله جابجایی ↔ مشابه می شوند

یعنی محان بارالا ستیک همان تغییر مکان است. ($y = (y)$ تغییر مکان)

elastic loading ← بارگذاری مجدد

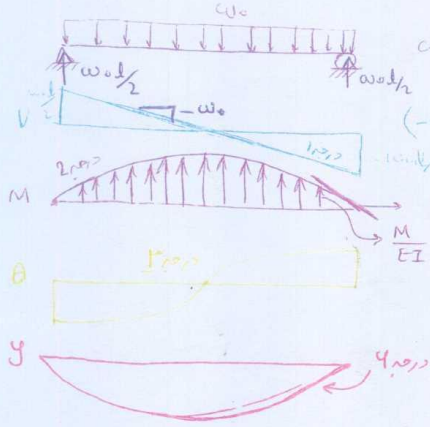
برش بارالا ستیک = θ

θ و y را بدون استفاده از انتگرال گیری از روش هندسی بدست می آوریم یعنی محان بارالا ستیک

گذاشتم باید شرایط مرزی اش را هم در نظر بگیرم. ← دوتا constant محان را بدست می آوریم.

* محان بارالا ستیک = تغییر مکان * برش بارالا ستیک = ضریب زاویه

شرایط مرزی (مکان وجود) ← boundary Cond. شرایط اولیه (زمان) ← initial Condition



$\omega(x) = -\omega_0$ $y = \iint \frac{1}{EI} \iint \omega dx dx dx dx$

(با شیب ثابت منفی می رود تا صفر، صفر یعنی ثابت)

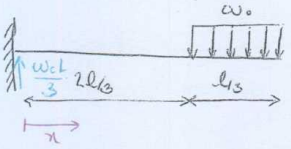
محان درجه ۱ صعودی است، درجه هم صعودی است. ضریب را وارد اینجا = $\frac{-\omega_0 l^2}{2}$

باید تغییر نکنیم به بارالا ستیک (تقسیم بر EI می کنیم)

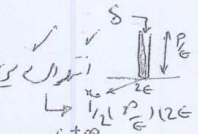
علامت ها به خاطر بارالا ستیک است. نمودش شاطر بارالا است.

شیب دار تغییر مکان یک + شروع شده است. θ درجه ۳ شده، درجه ۴ شده.

اینجا ⊖ آخرش ⊕ شده است.



مثال) تیر زیر را در نظر بگیرید: (یا درجه، انتگرال پذیر)



$\lim_{\varepsilon \to 0} \frac{1}{2\varepsilon}(2\varepsilon) = 1$ $\delta(x - x_0)$

δ: تابع دیراک

$\left(\int_{-\infty}^{+\infty} \delta(x - x_0)\, dx = 1\right)$

$\frac{2l}{3} \le x \le 3l/3$ $\frac{M}{EI} = \frac{\omega_0 l}{3EI}(x) - \frac{\omega_0}{2EI}\left(x - \frac{2l}{3}\right)^2$ $0 \le x \le \frac{2l}{3}$ $\frac{M}{EI} = \frac{\omega_0 l}{3EI} x$

$\theta = \frac{1}{EI}\left(\frac{\omega_0 l}{3}\frac{x^2}{2} + -\frac{\omega_0}{2}\frac{(x - 2l/3)^3}{3}\right) + \theta'$ $\theta = \frac{1}{EI}\left(\frac{\omega_0 l}{3}\frac{x^2}{2}\right) + \theta_0$

این جا فوشش شد نیم $\theta_0 = 0$ است. ایده آل ترین شرایط مرزی در این جا $\theta_0 = 0$ و $y_0 = 0$

پس برای یک سازه ای را طوری می کند که خیلی خیلی عمیق θ توی حل کنیم!

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

«النجاة فی الصدق» یادت باشه که نجات در درستی و درستکاری و راستگویی است. همه‌ی ما هم

۲۰ ایم سله ایله خلاص ثابت شه. نظرات بان لا عوض کرده اند که ما این حرف می خندیم.

حالا بدست آوردن y در مسائل مثل (حاری ۱)

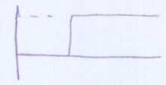
$$y = \frac{1}{EI}\left(\frac{w_0 l}{3}\frac{x^3}{6}\right) + \theta_0 x + y_0$$

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

وقتی حالا داری می‌نویسی این جا $\theta_0 = 0$ می‌شود.

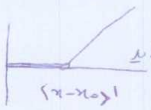
هوسایدیه سری توابع singular تعریف کرده است که جزو unit step function ها هستند.

unit step function

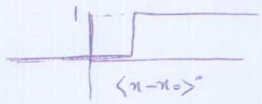


دیفرانسیل می‌کند به پیدا کردن جواب برای کی‌دی.

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



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



$$\int \langle x-x_0\rangle^n dx = \frac{\langle x-x_0\rangle^{n+1}}{n+1} \qquad \frac{d}{dx}\langle x-x_0\rangle^n = \frac{n}{n+1}\langle x-x_0\rangle^{n-1}$$

حین تابع ها،

جمع بندی

پس به شرط جزئی پیدا می‌کند

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

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

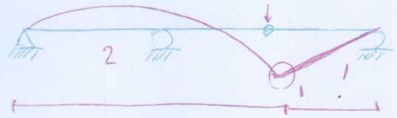
$$y = \frac{1}{EI}\left(\frac{w_0 l}{18}x^3 - \frac{w_0}{24}\langle x-\frac{2L}{3}\rangle^4\right) + y_0$$

استفاده از توابع هوسایدیه

داریم دو تا مجهول.

نکته‌ها در مورد استرال مصالح

جلسه چهارشنبه ۸۸/۱۲/۱۴



۲) عدم پیوستگی در I

θ و v چیره است نقطه برابرند

۱) عدم پیوستگی در

۴ تا ثابت باید پیدا کنیم. چون تو کنیم دارین حاری

حل تابع و حل تیر به تابع نویسیم. (عدم پیوستگی)

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

۰۱

۴) برای توابع جدید باید این خط‌ها بنویسیم

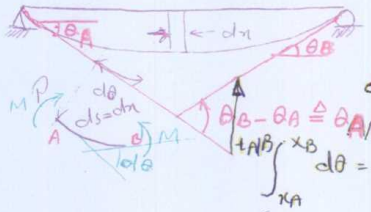
$\omega(x) = \omega_0 - \langle x - L/2 \rangle \omega_0$

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

روش تیر مزدوج

Moment Area Method

تیری تحت اثر بارگذاری با تغییر شیب چندانی نداشته و جابجایی با تغییر dx، آن dx



$d\theta = \frac{dx}{\rho}$ $\quad \theta = \frac{dy}{dx}$ فاصله‌ها دارم

$d\theta = \frac{dx}{\rho} = \frac{M}{EI} dx \rightsquigarrow \frac{d\theta}{dx} = \frac{M}{EI} = \frac{d^2y}{dx^2}$

$t_{A/B} \int_{x_A}^{x_B} d\theta = \theta_B - \theta_A = \int_{x_A}^{x_B} \frac{M}{EI} dx$ نوعی نداره A و B نزدیک هم باشند!

از ضریب زاویه B به A در رویه ($\theta_{B/A}$). سطح زیر نمودار $\frac{M}{EI}$ بین A و B تغییر شیب از نقطه‌ای

قانون اول تیر مزدوج: اختلاف ضریب زاویه‌ی B نسبت به A برابر است با سطح زیر نمودار

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

$t_{A/B}$ = تغییر فاصله‌ی B از A نسبت به نقطه‌ی A

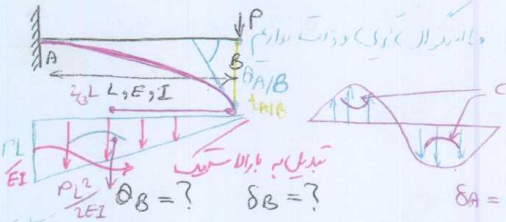
$dt = (x_B - x) d\theta = (x_B - x) \frac{M}{EI} dx$

$t_{A/B} = \int_{x_A}^{x_B} dt = \int_{x_A}^{x_B} (x_B - x) \frac{M}{EI} dx$: B نسبت به نقطه‌ی $\frac{M}{EI}$ گشتاور اول سطح

قانون دوم تیر مزدوج: گشتاور اول سطح $\frac{M}{EI}$ نسبت به نقطه‌ی B

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

مثال) معادلات θ و $y(x)$ را بنویسید. (EI ثابت)



$\delta_A = 0$, $\theta_A = 0$ ← شرایط تکیه‌گاهی

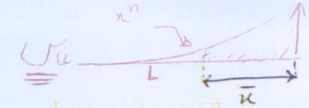
$\theta_{A/B} = \theta_B - \theta_A = -\frac{PL}{EI} \cdot \frac{L}{2} = \frac{-PL^2}{2EI} \rightarrow \boxed{\theta_B = \frac{-PL^2}{2EI}}$ در خلاف جهت عقربه‌های ساعت

$t_{A/B} = -\frac{PL^2}{2EI} \left(\frac{2L}{3}\right) = \frac{-PL^3}{3EI} = \delta_B \rightarrow \boxed{\delta_B = \frac{-PL^3}{3EI}}$ جهت تغییر مکان ↓ (هندسی)

در روش تیر مزدوج این مورد خیلی راحت‌تر محاسبه می‌شود (تیر مزدوج) و از این روش حتماً

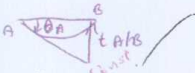
www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

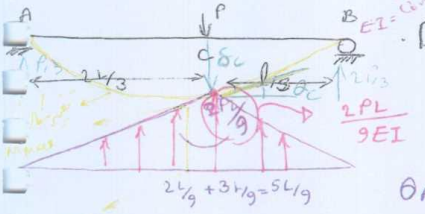
www.g-alm.ir



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

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



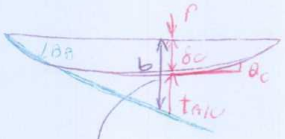


$\theta_{A/C} = \theta_C - \theta_A$ ← اول: $\frac{-t_{A/B}}{L} = \theta_A$

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

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

$\rightarrow \theta_C = \frac{6PL^2}{81EI} - \frac{4PL^3}{81EI} = \frac{2PL^3}{81EI}$



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

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

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

www.g-alm.ir

9/

Conjugate Beam Method — روش تیر مزدوج

تیر حقیقی

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

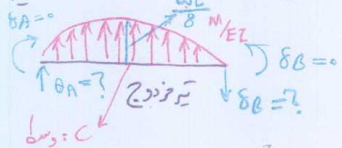
$$y = \int \theta\,dx = \iint \frac{M}{EI}\,dx\,dx \qquad V = \int w\,dx = \frac{dM}{dx} \qquad M = \int V\,dx = \iint w\,dx\,dx$$

تیر مزدوج: بارگذاری روش بار الاستیک $\left(\frac{M}{EI}\right)$ است. برش در تیر مزدوج معادل ضریب زاویه تیر حقیقی است.

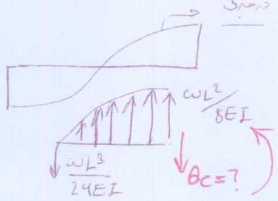
برش در تیر مزدوج = ضریب زاویه تیر حقیقی

لنگر در تیر مزدوج = تغییر مکان تیر حقیقی

بار الاستیک روی تیری که شرایط مرزی تیر را ارضا نکند. ضریب زاویه در ابتدای تیر ندارم



پس برش در تیر مزدوج در ابتدای تیر مزدوج مجهول است.



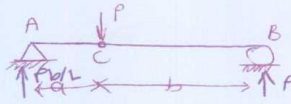
$$\sum M_B = 0 \rightarrow L\theta_A + \frac{2}{3}\cdot\frac{\omega L^2}{8EI} \times L \times \frac{L}{2} = 0$$

$$\theta_A = \frac{-\omega L^3}{24EI} \qquad \theta_B = \frac{\omega L^3}{24EI}$$

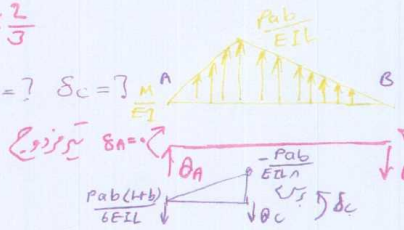
$$\sum F_y = 0 \rightarrow -\frac{\omega L^3}{24EI} + \frac{\omega L^2}{8EI}\cdot\frac{L}{2}\cdot\frac{2}{3} - \theta_C = 0 \rightarrow \theta_C = 0$$

$$\sum M_C = 0 \qquad \delta_C = \frac{\omega L^2}{8EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{2}{3}$$

مثال)

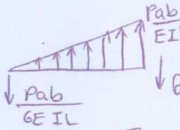


$\theta_A=?\ \theta_B=?\ \theta_C=?\ \delta_C=?$ $\quad a+b=L$



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

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



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

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

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

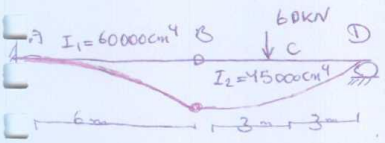
www.g-alm.ir

برایان تیر دوجرف نسبت به تکیه سطح ؛ برای حل تیر می‌توانیم هم گشتاور و معادلاتش را بنویسیم و حل کنیم.

اشکال کار هم ندارد ← طرف خلی سریع تغییر شکل می‌دهد.

تیر دوجرف سطح را می‌زنم بالا.

مثال)

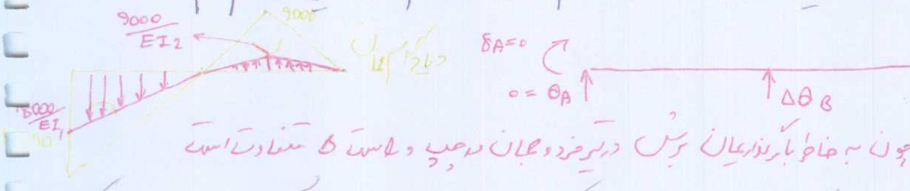


$\theta_{B^+}=?$ $\theta_{B^-}=?$ $\delta_B=?$ $\theta_D=?$

$E=20000\ kN/cm^2$

سازه معین استاتیکی است. اگر تکیه B را برداشتیم ناپایدار بود.

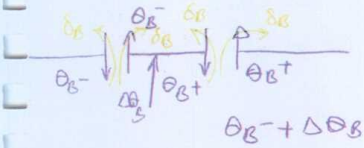
تکیه ← مثال در این لحظه صدق است. می‌توانم شکل طرف دوم مثال این را رسم کنم.



$\Delta\theta_B$ را می‌زنم چون به خاطر بارگذاری‌ای که بر تیر دوجرف وجود دارد، θ_B سمت چپ و راست B متفاوت است.

پس باید $\Delta\theta_B$ را بگذارم. اگر نگذارم مثل این است که فرض کرده باشیم تیر مال لحظه پیش است.

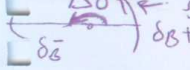
امتحان میان‌ترم سازه (I) ۲۳، ۲، ۸۹ (۲۳ اردیبهشت، پنج شنبه)



$$\theta_{B^-}+\Delta\theta_B-\theta_{B^+}=0 \rightarrow \boxed{\Delta\theta_B=\theta_{B^+}-\theta_{B^-}}$$

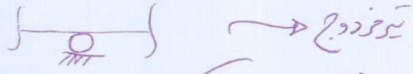
تیر دوجرف (تکلیف دانشجویان ارشد) به جای B چنین شکلی می‌دهم

ضریب a و b چپ و راست برابر نیستند. مثل: تکیه متحرک

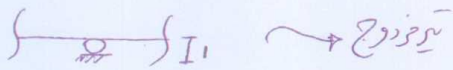


$$\delta_{B^-}-\Delta\delta-\delta_{B^+}=0 \rightarrow \boxed{\Delta\delta=\delta_{B^-}-\delta_{B^+}}$$

یه چیزی دیگه. این به چنین تکیه‌ای داشتیم (در داخل نه در کرج) چه جوری حلش می‌کردیم؟

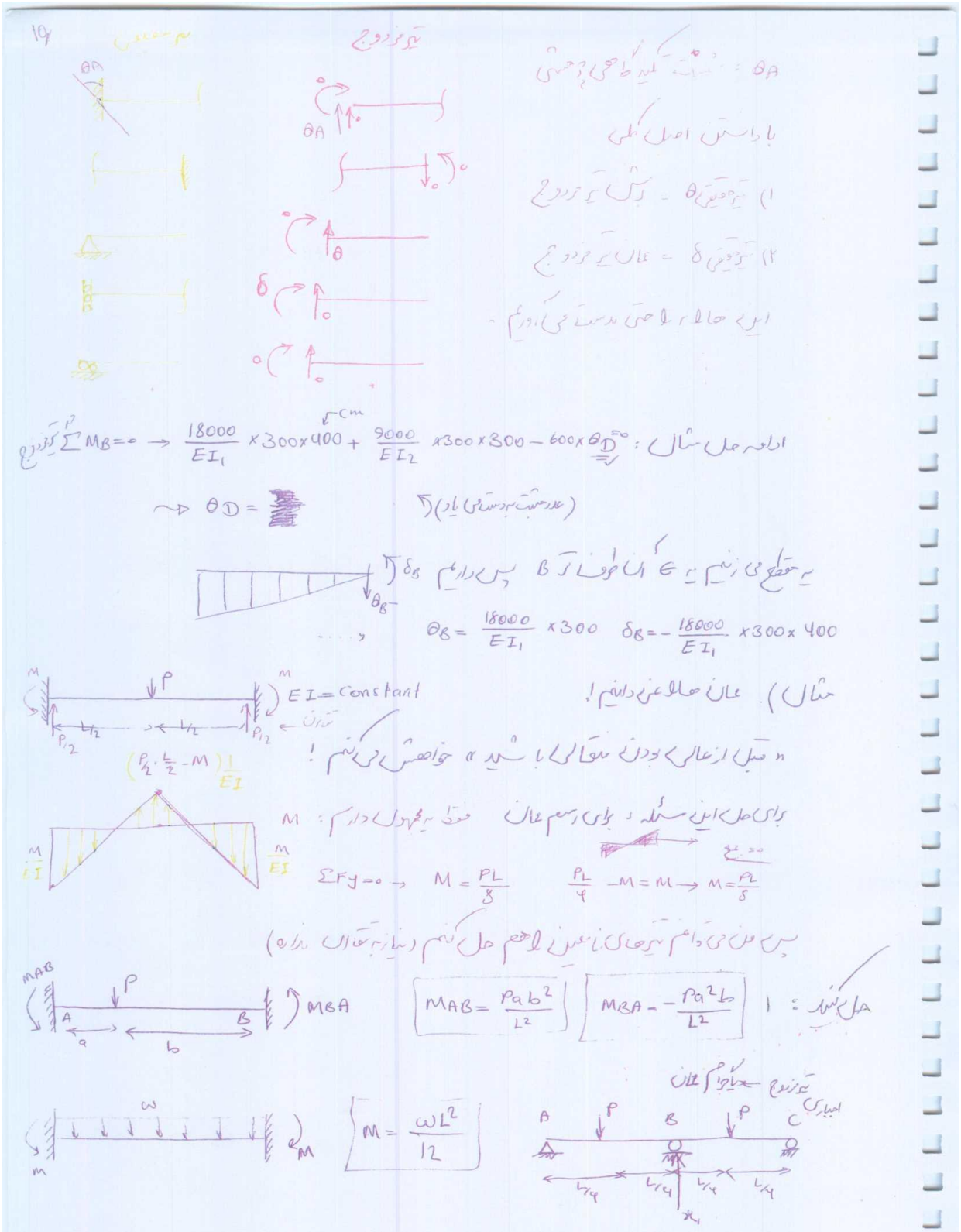


اگر همان مفصله به شکست تکیه‌ای داشتیم این شکلی حلش می‌کنیم.



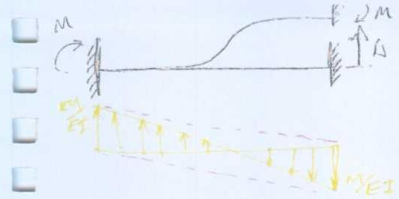
www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir



www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

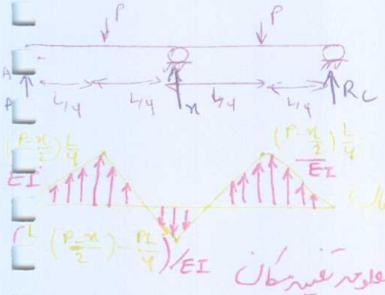


تیر دوجی

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

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

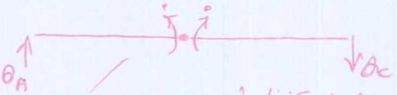
مثال)



$R_A = R_C \qquad 2R_A + X = 2P \Rightarrow X = 2P - 2R_A$

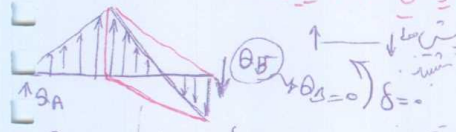
or $R_A = P - \frac{X}{2}$

این را از اول حساب نکرده حل کن.



تیر دوجی

* ۵ جا نیروی مجهوله تغییر مکان متناظرش معلوم و در بقیه جاها نیروی معلوم تغییر مکان متناظرش مجهوله (خودتا با هم معلوم یا مجهول نیستند)



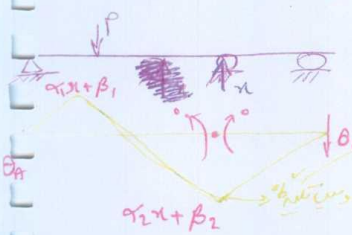
این روش حل نشد

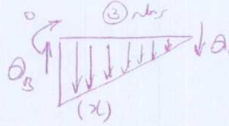
$\theta_B = 0$ (در مثال قبل) $\qquad \theta_{B^+} = \theta_{B^-} = \theta_B \quad$ در رابطه $\theta_B = \theta_{B^-}$

$\frac{L}{2} - \frac{L}{12} = \frac{6L-L}{12} = \frac{5L}{12}$

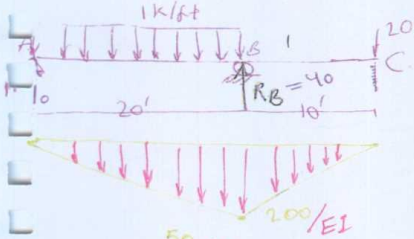
$$\sum M_A = 0 \longrightarrow \left(P - \frac{X}{2}\right)\frac{L}{4}\times\frac{L}{4}\times\frac{L}{4} - \left[\left(P - \frac{X}{2}\right)\frac{L}{2} - \frac{PL}{4}\right]\times\frac{L}{8}\times\frac{5L}{12} = 0 \rightarrow X = P$$

مثال) آخه تکلیف یادت نمیره چی؟





θ_B جزو شرایط داخلی است: جزو شرایط مرزی من غیب (پس مجهولیم و صفر نمی‌شود)



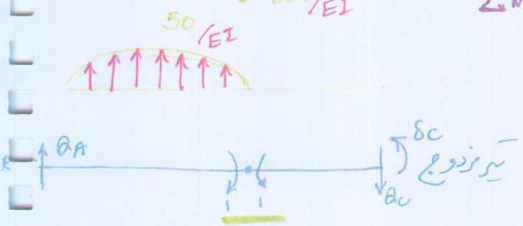
مثال)

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

خواسته‌ها: $\theta_C = ?$ $\delta_C = ?$ (مطلق)

$$\sum M_A = 0 \rightarrow 1\times20\times10 + 20\times30 - 20R_B = 0 \rightarrow R_B = 40$$

دیاگرام M/EI



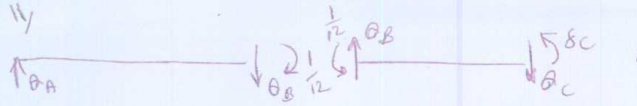
(* این مساحت‌ها)

تیر دوجی

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

11/



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

$\theta_B = \frac{1}{240} + \frac{1000}{EI}$ ↶ $+\frac{200}{EI}\left(10\times\frac{40}{3}\right)+\frac{1}{12}+20\theta_B = 0$

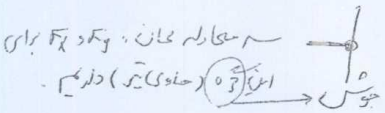
$EI = 30000\ \frac{k}{in^2} \times 884\ in^4 \times \left(\frac{1\ ft}{12\ in}\right)^2 = \frac{30000\times 884}{12^2} = 180000\ k.ft^2$

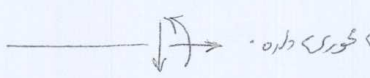
$\rightarrow \theta_B = 0.00972\ Rad$ ↶ $\quad \sum F_y \sim \theta_C = -0.01528\ Rad$ ↷ $\quad \delta_C = -0.217\ ft$ ↓ $\quad \sum M_B$

۱- از روش تیر مزدوج تمام مسائل قابل حل اند.

۲- به طرف حرفی حالی ($M+R=2N$ ← معادلات استاتیکی برای تعیین استاتیکی یا نامعین استاتیکی بودن)

اما تیرها از کجای تقسیم به معین اند یا غیرمعین. روشی خواهیم گفت به نام گشتاور است. هر تیر سه مجهول

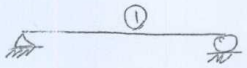




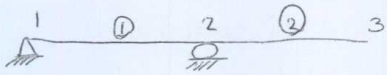
تعادل برش و نیروی محوری دارد.

قاب است (جسم آزاد) ← سه معادله

دو تکه اگر جدا باشد ← ۶ معادله چون سه تعادل هر کدام جداگانه صدق میکنند.



$R=3 \quad M=3 \rightarrow R+3M = 9=6 \quad N=2 \rightarrow 3N=6$ تیر معین

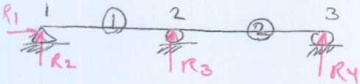


$N=3 \quad M=2 \quad R=3 \rightarrow 3M+R=9=3N$ تیر معین

هر عضو جدا به تنهایی تعادل می‌کند چه در صفحه چه در فضا پس برای جدا بودن فضایی برای هر عضو به تنهایی

$3N$ ← تعداد N : معادلات $M+R$: کل مجهولات R : مجهولات تکیه گاهی بیشتر نداریم

$3N = M+R$: جدا بودن فضایی ~ معین (ماشینی که با دو تکه تقسیم)



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

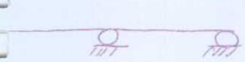
هر نیروی اضافی را می‌توانیم بگیریم؟ خیر! اگر R_1 را بگیریم از مجموع نیروهای سازه‌ای محو

دور آید. پس یه مجهول باید بگیریم که اگر حذفش کنیم سازه ناپایدار شود. یا اگر x

تکیه‌گاهی سازه را کم کنیم درجه نامعینی: اون‌ها را حذف کنی ← سازه ناپایدار

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

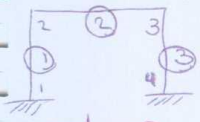
www.g-alm.ir



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

2 درجه نامعینی دارد. از کجای آن شروع کنیم؟ دوتا تکیه گاه یا یکی برداشتیم سازه ناپایدار شد معین

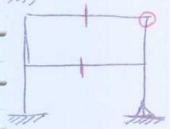
(ناپایدار) ← 2 درجه نامعینه سازه حول! این ملاحظه برای تکیه گاه های دوبعدی هم صادق است!



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

$3N=12 \rightarrow n=3$

معمولا نشیمن جوش است (در قاب ها جوش داریم)



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

$3N=18 \quad n=5$

اجزای پایه هم گیردار

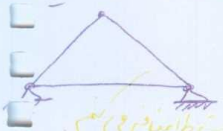
و از این دو عضو یا قطع کنیم هر کدام از سازه ها ناپایدار و معین اند ← 6 تا مجهول حذف کرده ایم

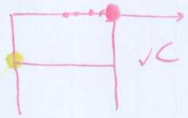
3 مجهول هم اضافه کرده ایم ← پس 5 تا مجهول داریم ← 5 درجه نامعینه!

معمول ← به شرط استاتیکی اضافه می کنیم سپس خودمان را اصلاح می کنیم

(شرایطی که خودم اضافه کردم) Condition ← $3M+R=3N+C$ ← معین ، اصطلاح ← n نامعینی

ناپایدار ← کمتر





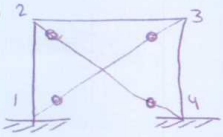
معمول اضافه کنم

← به عنوان صفره ← به C

معمول درجه نامعینی ← تعداد داخلی C ← 1

$M=3 \quad N=3 \quad R=4 \quad C=3$ (قاب گیردار) داخلی

$3M+R=9+4=13 \quad 3N+C=12 \rightarrow n=1$ داخلی نامعینه درجه ها بعلاوه معمولی

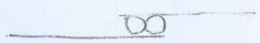


$M=5 \quad N=4 \quad R=6 \quad C=4$

سازه های مرکب هم شامل می شود.

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

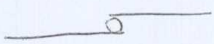
یک اجزا خواسته داری که



$F=0$

$M=0$

$V=0$



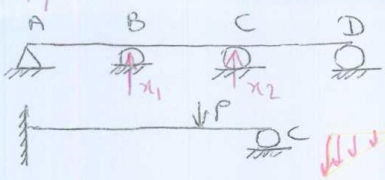
$M, F=0$

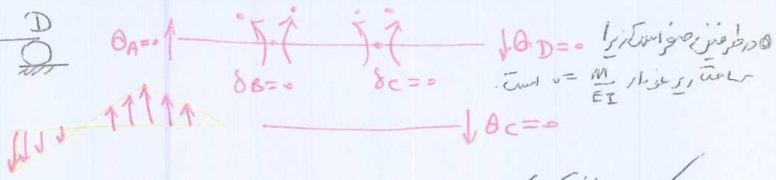
(بسیار مهم *) تیر مفروض برای تیرهای معین و نامعین به کار می رود.

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

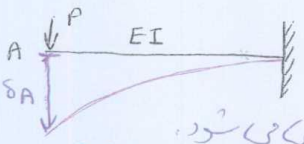
۱۷/





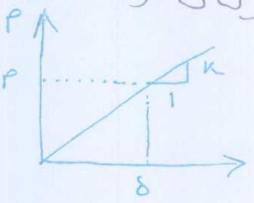
در طرح فنر، صورت مسئله را حل کنید. معادله تغییر شکل برابر $\frac{M}{EI}$ است.

کار مجازی



کار نیروی خارجی (External Work)

در استاتیک بار آرام آرام اعمال می‌شود و تغییر شکل دینامیکی می‌شود.



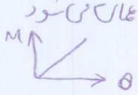
کار نیروی خارجی $= \frac{1}{2} P\delta$

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

این کار در تیر به صورت پتانسیل انرژی ذخیره می‌شود که در واقع کار داخلی تیر به صورت

کار نیروی داخلی $=$ Internal Work $= \frac{1}{2}\int_0^l M(x)\,d\theta$ → چون مثل P از آرام آرام اعمال می‌شود

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



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

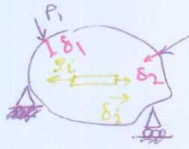
$$\text{Internal work}_{Iw} = \text{External work}_{Ew} \rightarrow \frac{P\delta_A}{2} = \frac{P^2}{2EI}\,\frac{l^3}{3} \rightarrow \delta_A = \frac{Pl^3}{3EI}$$ P جهت δ است.

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

* در تیرها بیشترین انرژی به صورت خمشی و در قاب‌ها به صورت خمشی ذخیره می‌شود.

$$\omega_I = \frac{1}{2}\int M(x)\,dx$$

روش به کار رفته تنها برای یک بار اعمال شده و برای کل بحث بار خارجی است.



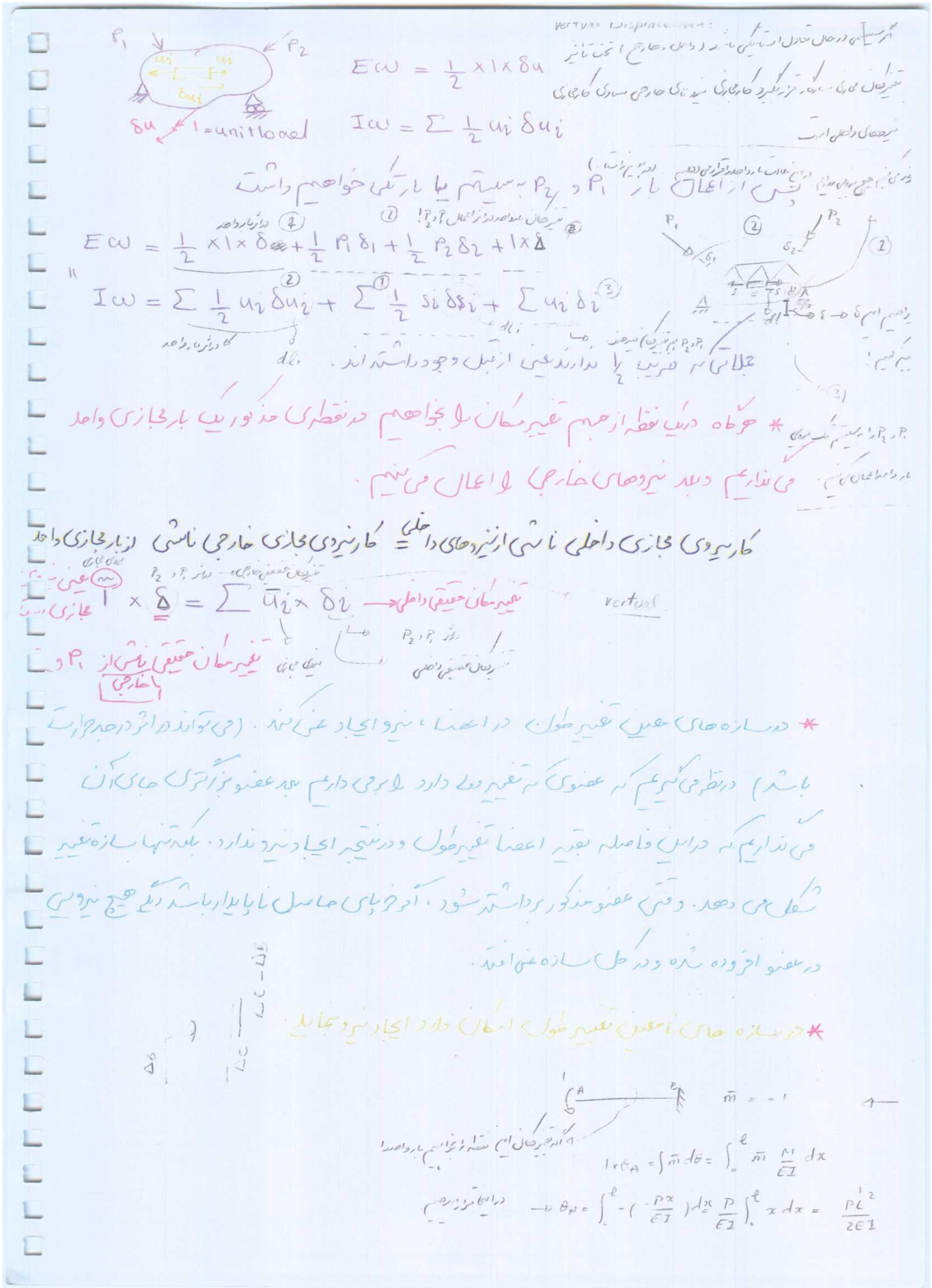
به صورت زیر تعریف می‌شود.

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

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

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir



$$E\omega = \frac{1}{2}\times 1\times \delta u \qquad I\omega = \sum \frac{1}{2} u_i \delta u_i$$

$$E\omega = \frac{1}{2}\times 1\times \delta + \frac{1}{2} P_1\delta_1 + \frac{1}{2} P_2\delta_2 + 1\times\Delta$$

$$I\omega = \sum \frac{1}{2} u_2 \delta u_2 + \sum \frac{1}{2} s_i \delta s_i + \sum u_2 \delta_2$$

$$1\times \Delta = \sum \bar{u}_i \times \delta_i$$

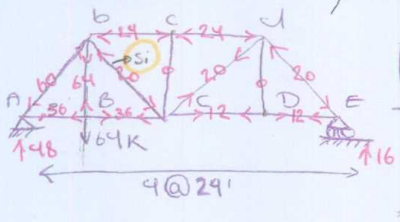
$$\bar{m} = -1 \qquad 1\times\theta_A = \int \bar{m}\, d\theta = \int_0^\ell \bar{m}\,\frac{M}{EI}\,dx$$

$$\theta_A = \int_0^\ell -(-\frac{Px}{EI})\,dx\,\frac{P}{EI} = \frac{P}{EI}\int_0^\ell x\,dx = \frac{PL^2}{2EI}$$

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

Truss Deflection



Find ΔB_V ?

Vertical

$\frac{L(ft)}{A(in^2)} = 1 - E = 30000\ k/in^2$

$32'$

$\Delta B = ? \downarrow$

$\delta_2 = \frac{s_2 L_2}{E A_2}$ $\quad T \times \Delta B = \sum \bar{u}_i \frac{s_i L_i}{E A_i}$

$u_i = s_i/64$

$T \times \Delta B = \frac{1}{E} \sum \bar{u}_i s_i = \frac{1}{E} \sum \frac{s_i^2}{64} = \frac{1}{64E} \sum s_i^2$

$\sum \bar{u}_i \left(\frac{s_i L_i}{E A_i}\right) = \frac{1}{E} \sum \left(\frac{L}{A}\right)_i \bar{u}_i s_i$

$\Delta B = \frac{1}{64E} \sum s_i^2 = \frac{202}{E} = 0.00673\ ft$

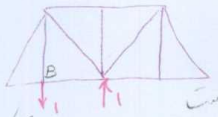
$1 \times \Delta B_h = 1 \times \frac{36 \times 1}{30000}$

ΔB_h

Deflection

BC

$1 \times \Delta C - 1 \times \Delta B_V = \dots$ $\quad \theta_{BC} = \frac{\Delta C - \Delta B}{24}$



$\rightarrow \theta = \frac{80}{24E} = \frac{1}{4000}\ rad$

$\alpha = 6.5 \times 10^{-6}/F$

ΔB_V

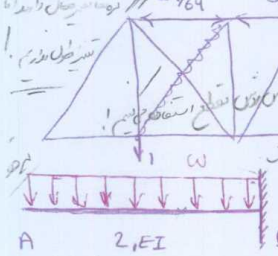
$+50F$

bc cd

$\delta_{bc} = \delta_{cd} = \alpha \Delta T = 6.5 \times 10^{-6} \times 24 \times 50 = 0.0078$

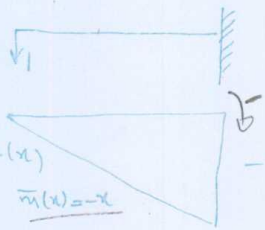
$1 \times \Delta = \sum u_i(\delta_i) \rightarrow \alpha \Delta^T l_i$

$\delta B_V = 2\left(-\frac{3}{8}\right)(0.0078) = -0.00585\ ft$



$\delta A = ?$ $\quad T\delta A = \int_0^1 \bar{m}\, d\theta = \int_0^L \bar{m} \frac{M}{EI} dx$

$d\theta = \frac{M(x)}{EI} dx$



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

$T\delta A = \int_0^L \bar{m} \frac{M}{EI} dx = \int_0^L (-x) \frac{-\omega x^2}{2EI} dx$

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

$1 \times \Delta_{BV} + (1/4)(-1/12)$

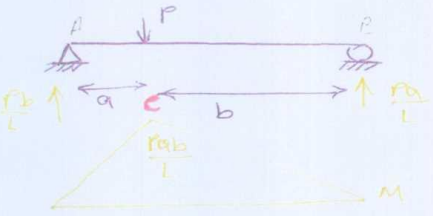
$= \sum \bar{u}_i \left(\frac{s_i L_i}{EA_i}\right) + \sum \bar{u}_i (\alpha L \Delta T)$

$+ \sum \bar{u}_i d_i$

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

$\theta_A = ?$ $\quad 1 \times \theta_A = \int_0^L (-1)\frac{-\omega x^2}{2EI}\,dx = \frac{\omega}{2EI}\int_0^L x^2\,dx = \frac{\omega L^3}{6EI}$

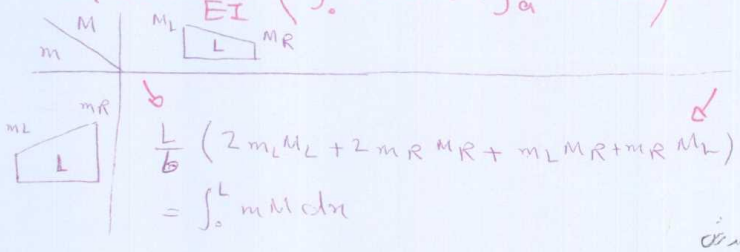


$a+b=L \quad \theta_A = ? \quad \theta_C = ? \quad \Delta C = ?$

$1 \times \Delta C = \int_0^L \frac{M^2}{EI}\,dx$

$\Delta C = \int_0^L \frac{Mm}{EI}\,dx = \frac{1}{EI}\int_0^L mM\,dx$

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



$\frac{L}{6}\left(2m_LM_L + 2m_RM_R + m_LM_R + m_RM_L\right) = \int_0^L mM\,dx$

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

$G = 0.6E$

سطح برشی — $A' = \lambda A$

Form Factor < 1

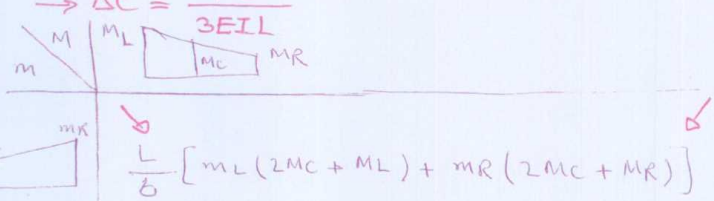
$\lambda = 5/6$ $\quad$ $\lambda = 0.9$

A': سطح جان

A': سطح جان در تیرهای ورق

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

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

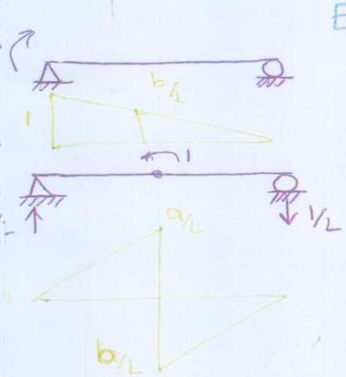


$\frac{L}{6}\left[m_L(2M_C + M_L) + m_R(2M_C + M_R)\right]$

$\int_0^L \bar{T}(x)\left(\frac{T(x)}{GJ}\right)dx \rightarrow$

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

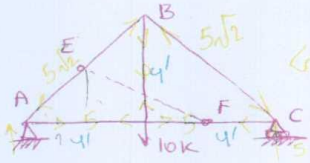
$+ \frac{b}{6}\left[2\frac{b}{L}\times\frac{Pab}{L}\right]$



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

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

$\begin{cases} \text{if } a<b \rightarrow \Delta C < 0 \\ \text{if } a>b \rightarrow \Delta C > 0 \end{cases}$

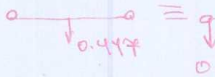


(استاتیکی) دو نقطه‌ی F و E نسبت به هم چقدر جابه‌جا می‌شوند؟ $\Delta EF = ?$ (وتر E و F)

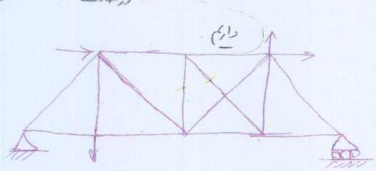
$EA = 30000k$

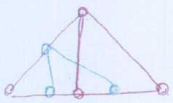
www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir



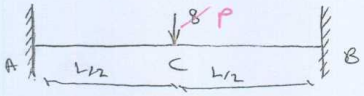
$$\delta_{EF} = \sum u_i \frac{s_i l_i}{EA} = \frac{1}{EA}\left(\sum u_i s_i l_i\right) = \frac{1}{EA}\left((-0.474)(-5\sqrt{2})(2\sqrt{2}) + (0.158)(-5\sqrt{2})(2\sqrt{2}) + \cdots\right) = \frac{1}{EA}(26.82) = \frac{26.82}{30000}\times 12 = 0.01\ \text{in}$$



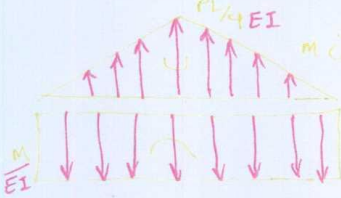


$N=4 \quad M=5 \quad R=3 \quad M+R=8 \quad 2N=8$

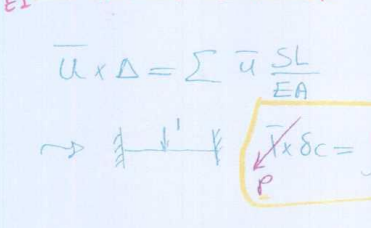
$N=6 \quad M=9 \quad R=3 \quad M+R=9+3=12 \quad 2N=12$



$EA = \text{Constant} \qquad \delta_C = ?$



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



$$\bar{u}\times\Delta = \sum \bar{u}\frac{SL}{EA} \qquad \text{در حالت کلی} \int_0^L \frac{\bar{m}M}{EI}dx$$

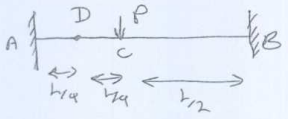
$$\bar{P}\times\delta_C = \int \frac{\bar{m}M}{EI}dx \rightarrow P\times\delta_C = \int \frac{M^2}{EI}dx = 4\times\frac{L/4}{6}\left[2\left(\frac{PL}{8}\right)^2\right] = \frac{PL^3}{8\times 24EI}$$

$$\rightarrow \delta_C = \frac{PL^3}{192EI}$$

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

مثال: δ_D در مثال قبل



$1 \times \delta_D = \int_0^{L/4} \frac{m}{m} \frac{M}{EI} dx$

$\delta_D = \frac{L/4}{6EI}\left[2\times\frac{L}{4}\times\frac{PL}{8}\right] = \frac{2PL^3}{4\times4\times8EI}$

$\rightarrow \boxed{\delta_D = \frac{PL^3}{4\times96EI}}$

طبق مثال قبل به سیستم معادل مجازی حاصل می‌شود.

هر بار مجازی متعادلی برای سیستم اصلی قابل فرموله و ملازم تغییر مکان مورد نظر است.

سازه تغییر مکان خطی می‌شود این گونه بارگذاری می‌کنیم:

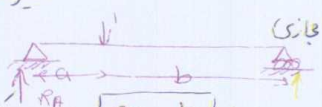
$1 \times \delta_D = \int \bar{m} \frac{M}{EI} dx$

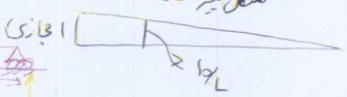
* هرکدام از بالایی‌ها را انتخاب کنی درست است. [illegible]

کار مجازی به یک نیروی مجازی دارد. نیروهای حقیقی خارجی * تغییر مکان‌های کار مجازی خارجی = نیروهای حقیقی

* تغییر مکان‌های کار مجازی داخلی = [illegible] با نیروهای داخلی حقیقی و تغییر مکان‌های داخلی متناظر با آن

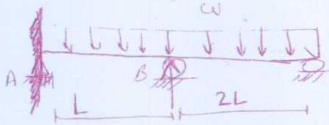
$1 \times \bar{\delta} = \int M \left[\frac{m}{EI} dx\right]$ ($d\theta$ تغییر مکان مجازی داخلی)





$R_A \times 1 - 1 \times \left(\frac{b}{L}\right) + 0 = 0$ حرکت: حرکت صلب

$\rightarrow \boxed{R_A = \frac{b}{L}}$ ✓



$\delta_{BB} = ?$

$\delta_B R_B + \theta_B M_B = \int \frac{m}{EI} M(x) dx$

انرژی کرنشی = $\left(\sum \frac{u L S}{EA} = \int u \frac{SL}{EI}\right) + \int u(x) \left(\frac{S(x)}{EA(x)} dx\right)$

انرژی خمشی = $\int m \frac{M}{EI} dx$

انرژی برشی = $\int \alpha \frac{V}{E} A \, dx$

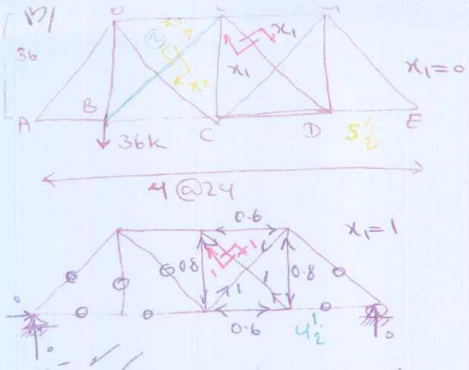
انرژی پیچشی = $\int t \frac{T}{GJ} dx$

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

مثال) خرپای با عضو اضافی ($n=1$)

عضوی از خرپا حذف می‌کنیم تا سازه معین و پایدار شود!



Δ_1': تغییر طول عضو 2 از سازه اصلی تحت تأثیر بارگذاری خارجی

$x_1=0 \rightarrow$ سازه اولیه primary structure

تغییر طول عضو 2 از سازه اولیه تحت تأثیر بار خارجی $= \Delta_1'$

δ_{11} = تغییر طول در راستای x_1 تحت اثر بار واحد $x_1=1$

$$\boxed{\delta_{11} x_1 + \Delta_1' = \Delta_1 = 0}$$

«معادله سازگاری»

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

primary structure سازه اولیه

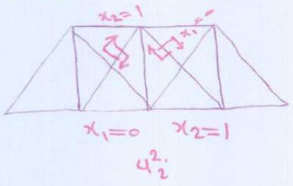
$$\delta_{11} = \sum_{i=1}^{M} \frac{u_i^2 L_i}{E_i A_i}$$

Consistant Displacement Method روش تغییر طول سازگار

۲ معادله سازگاری لازم داریم. سازه معین باید با حذف ۲ عضو نامعین و پایدار شود ← ②

مثلاً با حذف دو عضو زیر

1) $x_1=x_2=0$ 2) $x_1=0$ $x_2=1$ 3) $x_1=1$ $x_2=0$



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

Δ_i = تغییر طول در راستای i سازه اولیه تحت تأثیر بارگذاری خارجی

δ_{ij} = تغییر طول در راستای i بر اثر نیروی واحد در راستای j ($x_j=1$) (و شرایط بقیه xها صفر باشد)

displacement @ D.O.F: i due to unit load @ D.O.F j

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

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

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

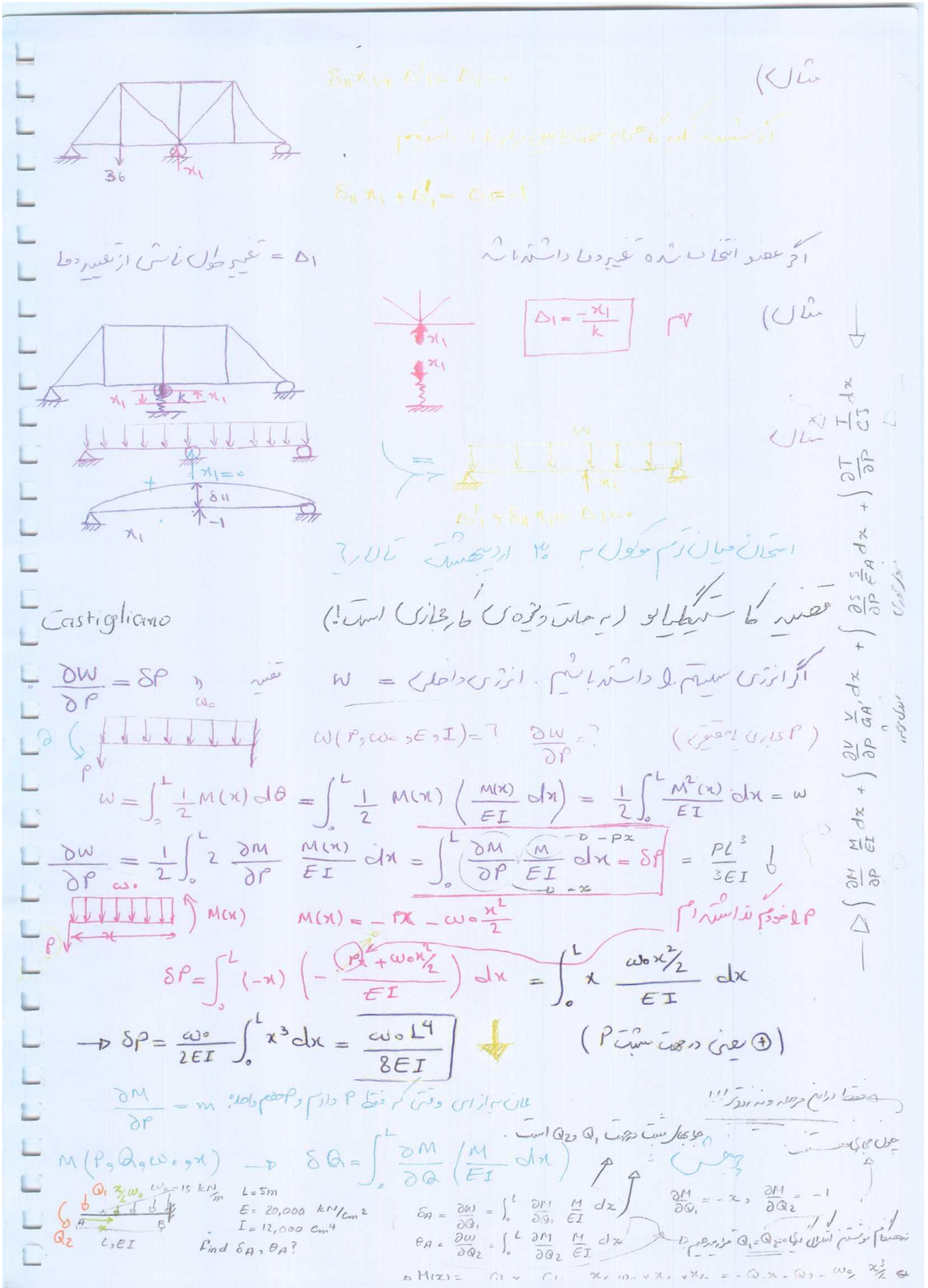
$$\boxed{\sum_i \delta_{ji} x_i + \Delta_j' = \Delta_j} \quad j=1 \dots n$$

معادله سازگاری

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

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

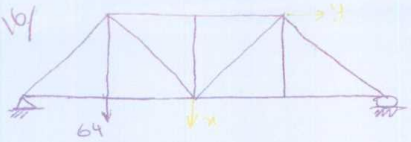
www.g-alm.ir



www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

16/



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

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

خمشی — محوری — برشی — پیچشی

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

$dV = \frac{V}{GA'}$ $\quad \frac{V}{A} = \frac{U}{A'}$ $\quad A'$: سطح مؤثر برش

K: form factor $\quad K_{\text{مستطیل}} = 5/6$ $\quad K_{\text{دایره}} = \frac{9}{10}$ $\quad A' = KA$ برای همه K ها

$$\int m\frac{M}{EI}dx + \int u\frac{S}{EA}dx + \int v\frac{V}{GA'}dx + \int t\frac{T}{GJ}dx$$

$\delta D = ?$ $\quad \theta D = ?$ تغییر مکان خطی و دورانی

$$2LQ_1 + PL + Q_2 - R_D L = 0 \qquad \delta Q_i = \frac{\partial W}{\partial Q_i}$$

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

$$M = (2Q_1 + P + Q_2/L)x \quad \text{خمشی} \qquad S = Q_1 + P \quad \text{محوری}$$

$$V = 2Q_1 + P + Q_2/L \quad \text{برشی}$$

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

DC:

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

$\partial M/\partial Q_1 = -x$, $\partial M/\partial Q_2 = -1$

$\partial V/\partial Q_1 = 1$, $\partial V/\partial Q_2 = 0$

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

BC: $M(x) = L(2Q_1) + PL + Q_2 - (Q_1 + P)x$ ← ؟ ✓

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

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

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

DC:

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

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

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

$\delta_D = \int (px)(2x)\,dx, \quad \theta_D = \int (px)\left(\frac{x}{L}\right) dx$

$\delta Q_1 = \frac{\partial W}{\partial Q_1} = \sum \int \frac{\partial M}{\partial Q_1} \frac{M}{EI} dx = \int_0^L \frac{2x(Px)}{EI} dx + \cdots$ تنها کشتار عشق

$\rightarrow EI\,\delta Q_1 = \int_0^L (2x)(Px)dx + \int_0^L (2L - x)(L - x)P dx + \int_0^L 0 \cdot (-)(-)dx$

$\rightarrow EI\,\delta Q_1 = \frac{2PL^3}{3} + \qquad \rightarrow \boxed{\delta Q_1 = \frac{3}{2}\frac{PL^3}{EI}}$ ✓ خمشی

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

$\rightarrow GA'\delta Q_2 = \frac{1}{L} \times PxL + 0 + 0 = P \rightarrow \boxed{\delta Q_2 = \frac{P}{GA'}}$ ✓ سهم برشی مقطع از جابجایی Q_2

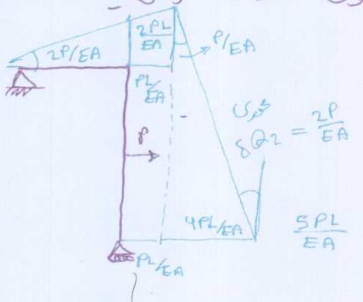
سهم برشی $GA'\delta Q_1 = 2PL + PL + 0 \rightarrow \boxed{\delta Q_1 = \frac{3PL}{GA'}} \rightarrow$ سهم برشی

سهم محوری $EA\,\delta Q_1 = PL + 2PL + 2PL = 5PL \rightarrow \boxed{\delta Q_1 = \frac{5PL}{EA}}$ ✓ سهم محوری

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

از یا با روابط یا روش ما سطحی با!

ما سطحی با نو ← شیب تغییر شکل، تغییر طول عضو را در نظر می‌گیرد. ← کاربرد است.



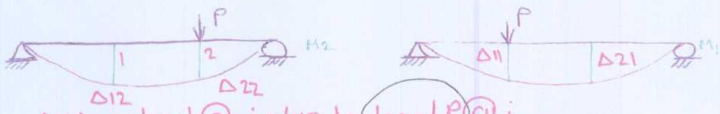
Pure axial

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

17

Maxwell's Law — قانون ماکسول



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

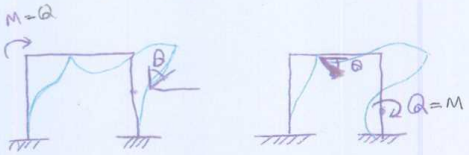
قانون ماکسول

Δij = displ.@ i due to load P@ j

unit load → δij

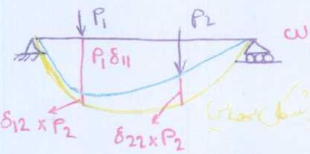
$$\Delta_{12} = \int \frac{M_1}{P}\frac{M_2}{EI}\,dx \qquad \Delta_{21} = \int \frac{M_2}{P}\frac{M_1}{EI}\,dx \rightarrow \Delta_{12} = \Delta_{21}$$

اثبات:



قانون ماکسول این طوری هم:

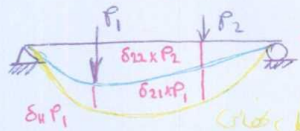
$Q = M$, $\theta = \theta$!



قانون بتی

P_1 روی سیستم هست ← تغییر شکل می‌دهد

حال بار P_2 هم روی سیستم می‌ذاریم.



چون سلکه حل است هر دو تغییر شکل بتی برابرند در تغییر انرژی ذخیره شده در هر دو سیستم در انتهای کار با هم برابرند.

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

↳ work done by force P_1 already on system during displacement caused by P_2

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

قانون بتی → $\omega_{12} = \omega_{21}$

$\omega_{12} = P_1(\delta_{12} P_2)$ $\qquad$ $\omega_{21} = P_2(\delta_{21} P_1)$ → بابر $\delta_{12} = \delta_{21}$

Ext Work:

$$\frac{1}{2}P_1(\delta_{11}P_1) + \frac{1}{2}P_2(\delta_{22}P_2) + P_1(\delta_{12}\times P_2) \equiv \frac{1}{2}P_2(\delta_{22}P_2) + \frac{1}{2}P_1(\delta_{11}P_1) + P_2(\delta_{21}P_1)$$

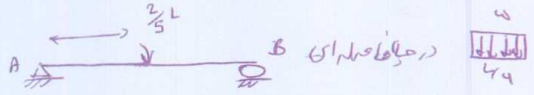
↳ ضرب $\frac{1}{2}$ بعد چون P_2 بوده اولش

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

قانون بتی → $\delta_{12} = \delta_{21}$ قانون ماکسول

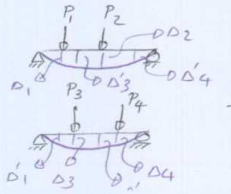
« قانون بتی ⊆ قانون ماکسول »

چه جالبه!!!



در حالتی که بار $\frac{2}{5}$ جقدر است و بار گسترده‌ای

از کجا تا کجا قرار می‌گیرد؟



$$\rightarrow P_1\Delta_1' + P_2\Delta_2' = P_3\Delta_3' + P_4\Delta_4'$$

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

امتحان پایان ترم ۲۰ / ۲ / ۹۸ ساعت ۹ صبح

امتحان پایان ترم ۱۰ خرداد ۹۸ ساعت ۹ صبح است

خط تأثیر برای سازه‌های معین

خط تأثیر عکس العمل B

عکس العمل تکیه‌گاه B هنگامی که بار واحد در فاصله x قرار دارد.

$R_B(x) = \frac{x}{L}$ استاتیکی

شکلی که خط به خودش می‌گیرد شکل خط تأثیر است (برای نقطه‌ی مورد نظر B)

$R_B(1) + 1\left(-\frac{x}{L}\right) = 0 \rightarrow R_B(x) = \frac{x}{L}$

برای A ← A و ... داریم

$R_B = \int_{x_1}^{x_1+l} R_B(x)\, w_0\, dx$

R_B = مقدار نهایی = ∫ (حاصلضرب بار در خط تأثیر B)

$R_B = \int_{x_1}^{x_2} R_B(x)\, P(x)\, dx$

این خط‌ها یکسان

خط تأثیر لنگر در نقطه c را رسم کنید. $a+b=L$ $M_c(x)$

$x \le a \quad M(x) = \frac{bx}{L}$ $\quad x \ge a \quad M(x) = \left(1-\frac{x}{L}\right)a$

خط تأثیر M_c وقتی بار واحد حرکت می‌کند روی سازه

c را مفصل می‌کنیم و اختلاف θ چپ و راست را بدهد ← خط تأثیر M_c = شکل سازه

$M_c(1) + V_c\left(\frac{ab}{L} - \frac{ab}{L}\right) - 1 \times y(x) = 0$ (بنی)

$\rightarrow \boxed{y(x) = M_c}$

$M_c = \int w(x)\, M_c(x)\, dx$

$M_c(x)$ حتی قرار گیری تا Max شود؟!

www.g-alm.ir

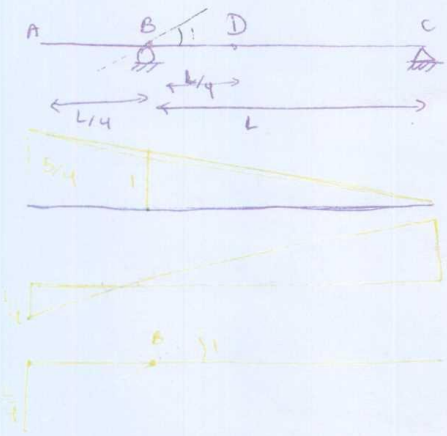
18/

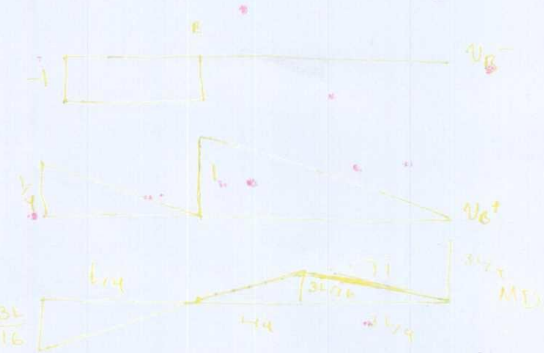
خط تاثیر V_C در سازه‌ی مثال قبل

خط تاثیر: شکل پیرو

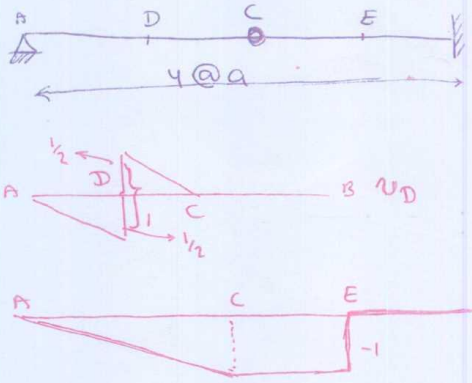
مثال) تیر مثال پیچیده‌تر

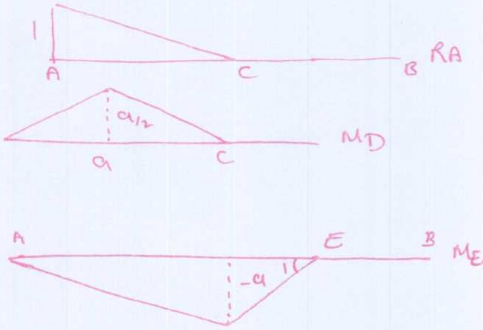
خط تاثیرها: $R_B, R_C, V_B^-, V_B^+, M_B, M_D$ = ?





خط تاثیرهای مثال: V_E, M_D, V_D, R_A, M_E .

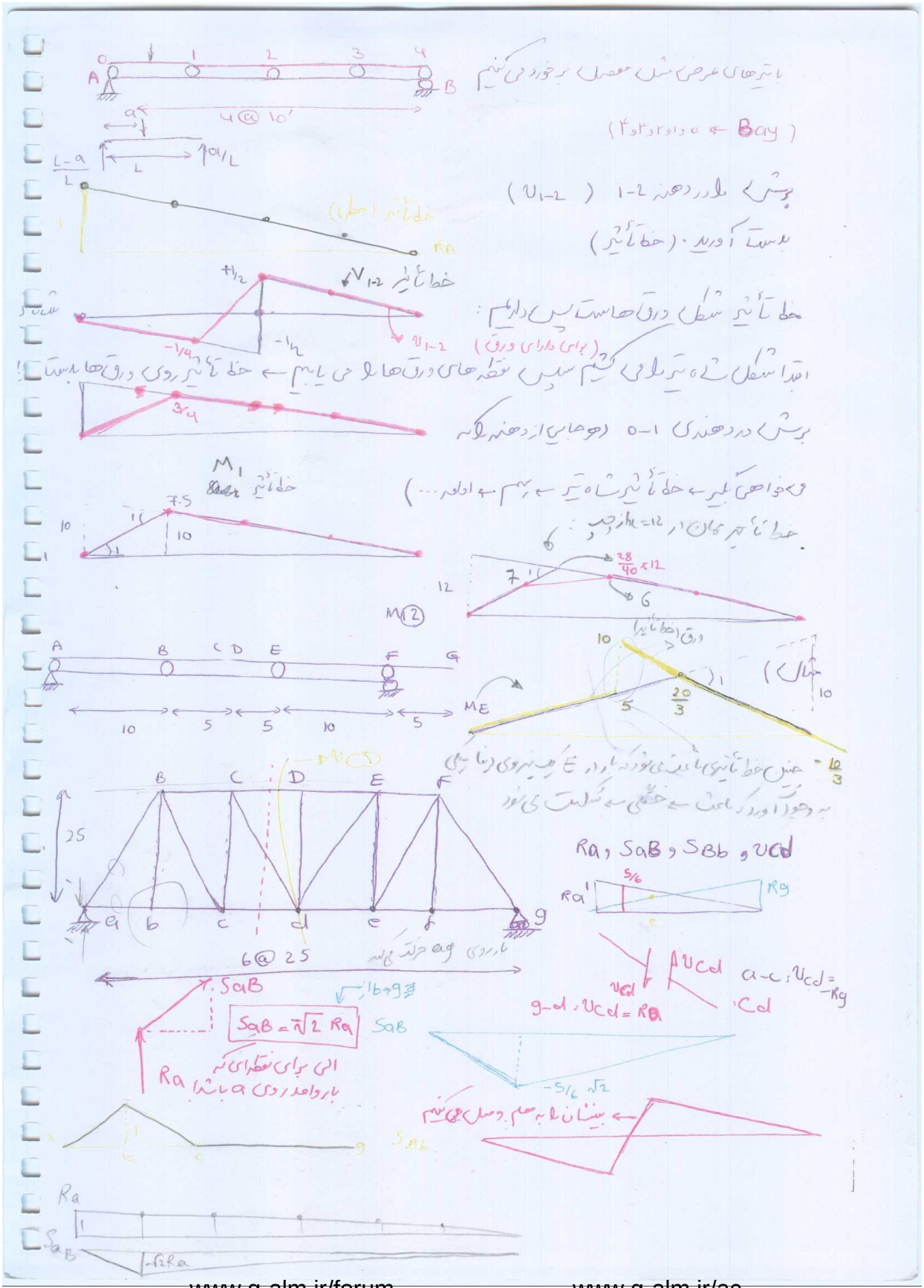




باید طراحی طوری باشد که جایی jump برای عبور نداشته باشیم مثل مثال دوم صفحه‌ی بعد که بدترین نوع طراحی است زیرا خستگی اتفاق می‌افتد ← می‌شکند ⊕ بارد نیامین نیز ایجاد می‌شود که کلا باعث زود شکسته شدن و پایین آمدن بازده ورق و تیر و کلا سازه می‌شود.

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

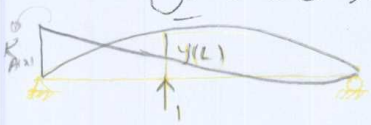
www.g-alm.ir



www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

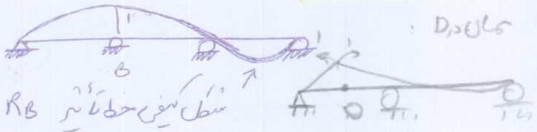
www.g-alm.ir

خط تأثیر سازه‌های نامعین



$y(x)$ = معلوم $y(L)$ = ؟

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



سطح کمانی خط تأثیر R_B

$y(x) = \cdots$ (معلوم) $\theta(0) = \left(\frac{dy}{dx}\right)_{(0)}$ $M_A(x) = \frac{y(x)}{\theta(0)}$ M_A واقعی $= 1 \times y(x)$

سطحی که از تغییر مکان به دست می‌آید

دقیقاً همان خط تأثیر است

$\textcircled{1} = \textcircled{2} = \textcircled{3}$

چرخش = عامل اثر کننده در جهت عامل واحد

$$-1 \times \theta + v_D \times 1 = 0 \rightarrow \boxed{\theta(x) = v_D(x)}$$

R_B را به دست بیاورید خط تأثیری که عامل واحد حرکت می‌کند

ضریب تأثیر در نقطه x = $R_B(x)$ = عامل واحد در نقطه x

سازه‌ی خروج (روش انتگاری)

Conjigate Structase

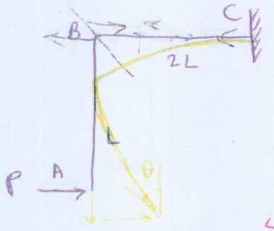
سازه حقیقی	سازه خروج
θ_z	v_z
δ_y	M_y
δ_x	M_x

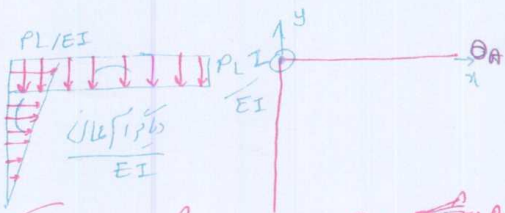
تیر حقیقی	تیر خروج
$\delta_y = \theta$	v
$\theta_z = y$	M

بار الاستیک ۹۰ درجه در جهت عقربه‌ها ← عدد صفحه

(با قانون دست راست در جهت عقربه‌ها)

$Const = EI$ ← از تغییر مکان‌های برشی و خمشی صرف نظر





$\frac{M}{EI}$ بار گذاری الاستیک

سازه خروج

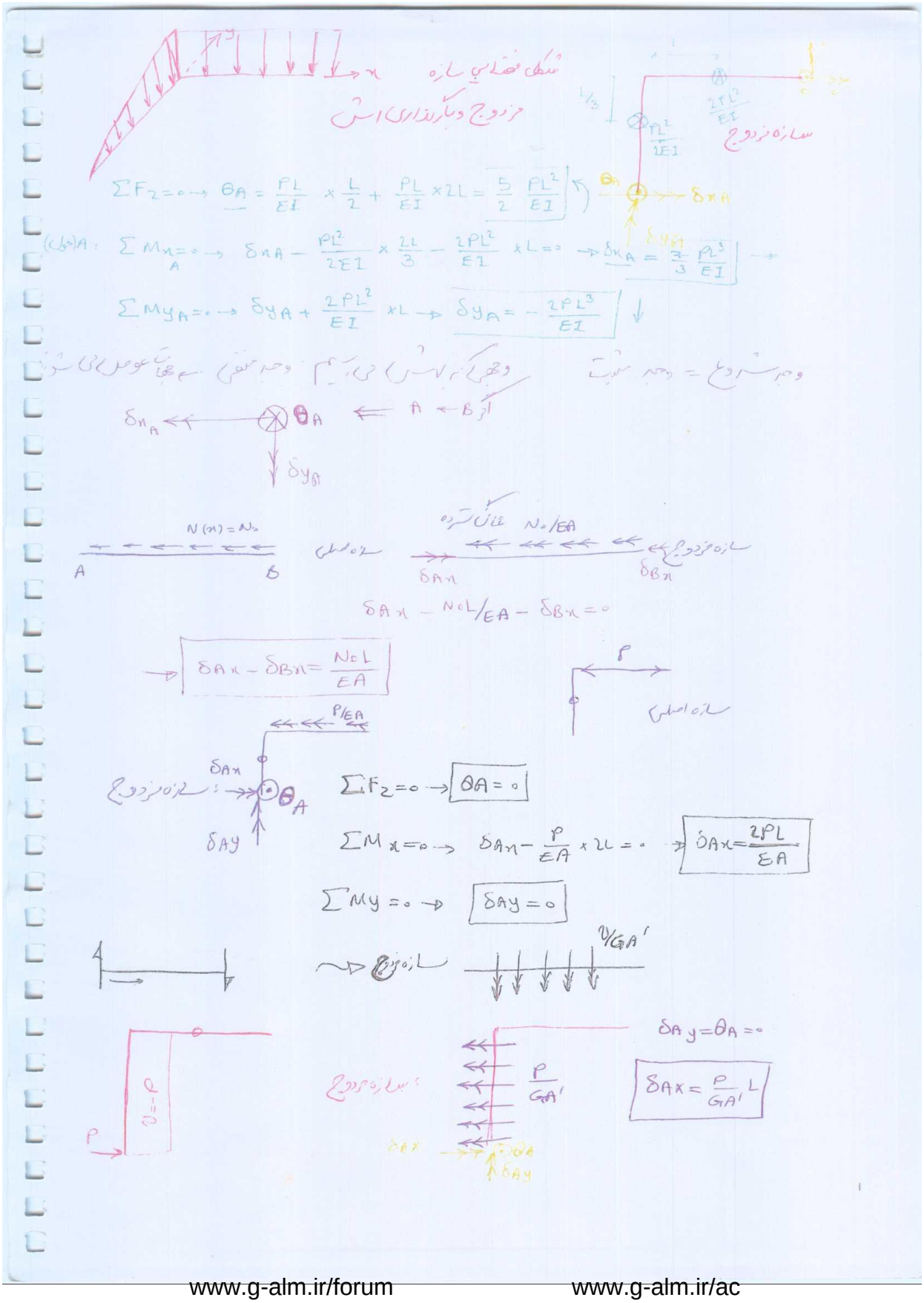
θ_A ، δy_A ، δx_A : حل شده

الآن: دست‌هایی زاویه‌دار روی A دارد

Curvature ← انحنا = شیب

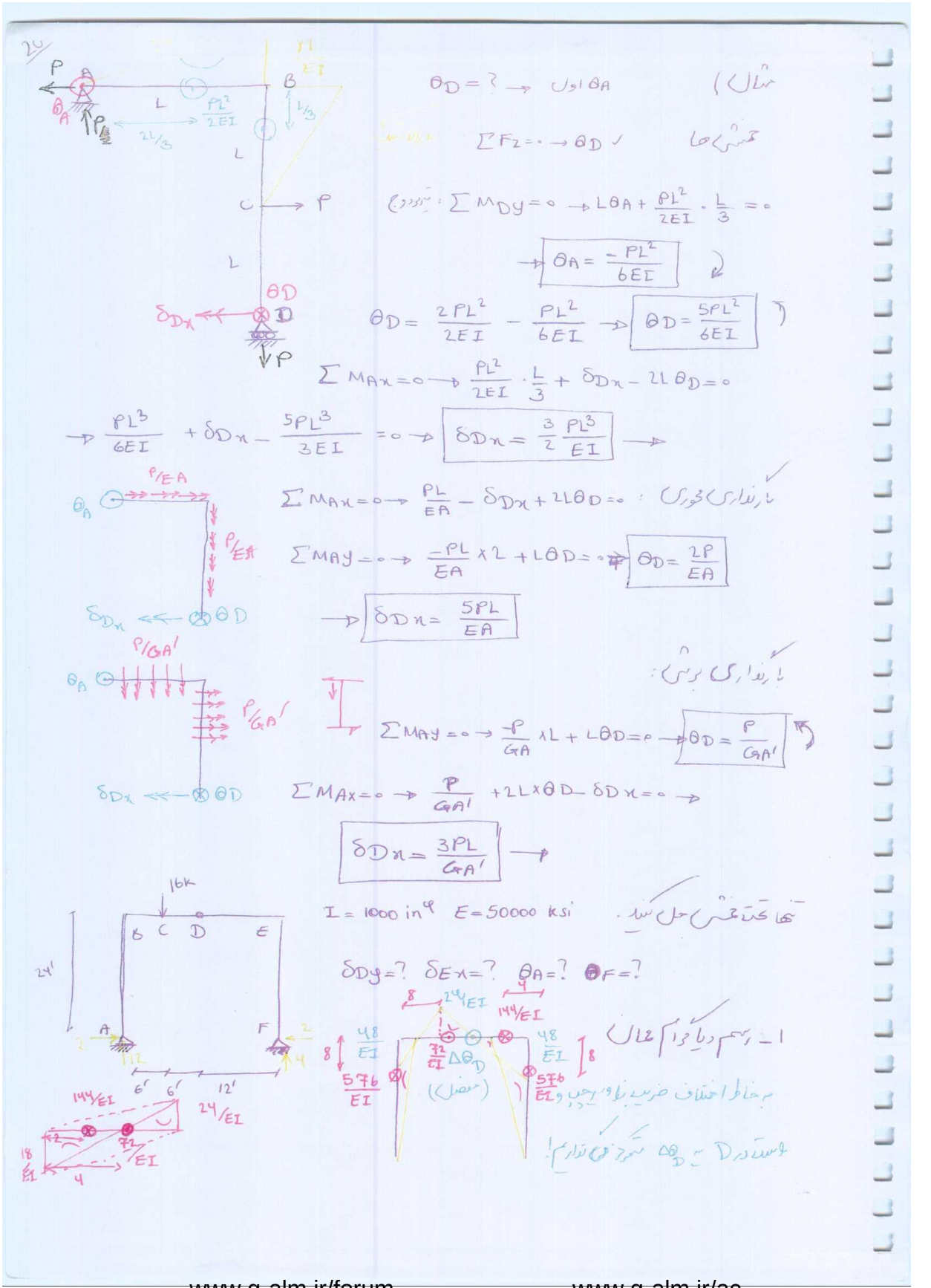
www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir



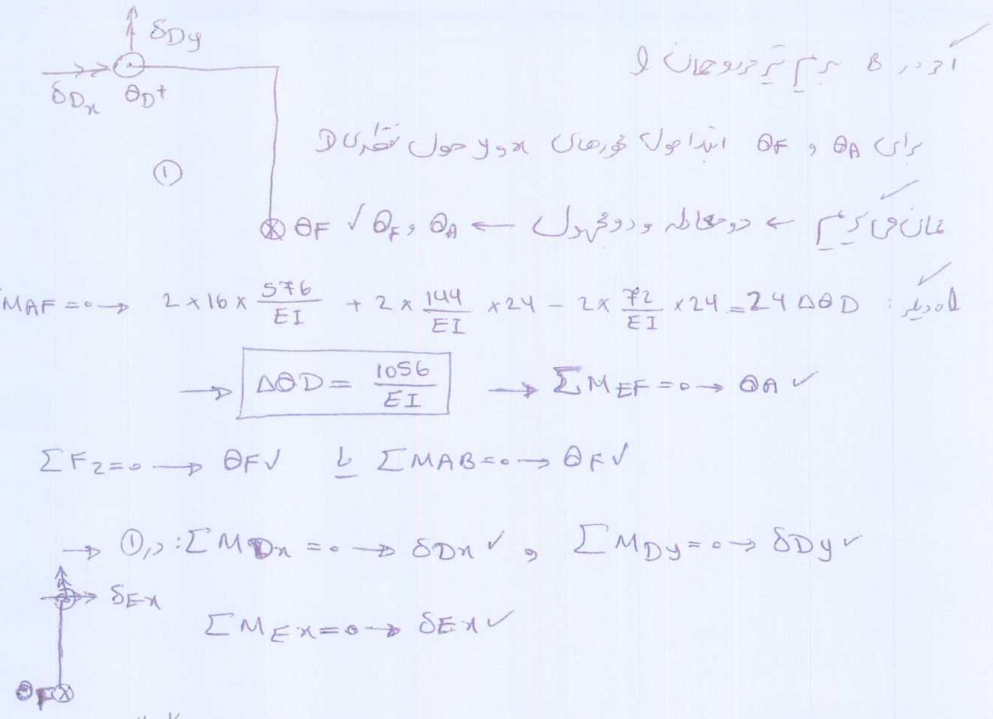
www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir



www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir



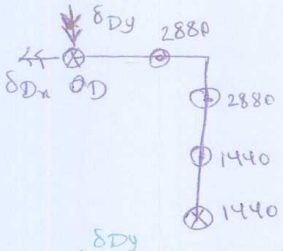
www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

$$\rightarrow \delta_{Fy} = \frac{-46080}{EI} = \boxed{-1.893\ in} \downarrow$$

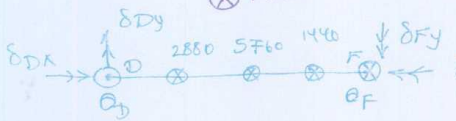
$$\sum M_{Fx} = 0 \rightarrow EI\,\delta_{Fx} + 24\times(-1)\,(1440) + 1440\times 16 + 2880\times 6 = 0$$

$$\rightarrow \delta_{Fx} = \frac{-5760}{EI} = \boxed{-0.230\ in} \leftarrow$$



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

$$\rightarrow \delta_{Dy} = \frac{-57600}{EI} = \boxed{-2.304\ in} \downarrow$$



از تغییر مکان خوری صرف نظر کنیم $\delta_{Dx} = \delta_{Fx}$

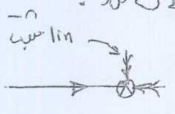
$$\sum M_{Dx} = 0 \rightarrow \delta_{Dx} - \delta_{Fx} = 0 \rightarrow \boxed{\delta_{Dx} = \delta_{Fx}}\ \checkmark$$

از یه نقطه شروع می‌کنیم به یه نقطه‌ای (انتهایی) دیگه می‌ریم دیگه کاری به بقیه سازه نداریم (به شاخه‌ها

دارم!) ← عنی فواصد! ← ⊗

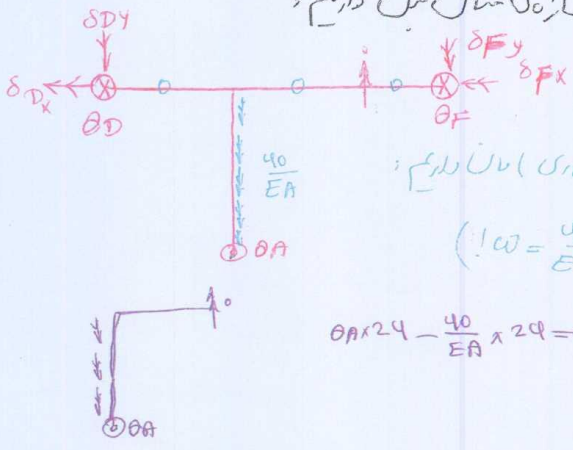
سازه‌های برای تغییر مکان خوری (... هم باید حساب

در مثال قبل دهانه‌ای که تکیه‌گاه E به مقدار 1in به طرف پایین نشست می‌کند؟



$\uparrow \frac{1}{12}\,EI = \delta_{Ey}$ می‌نویسیم $\delta_{Ey} = 0$ چون تغییر مکان ندارد

* برای تغییر مکان‌های خوری‌مان دهانه سازه‌ی مثال قبل داریم:



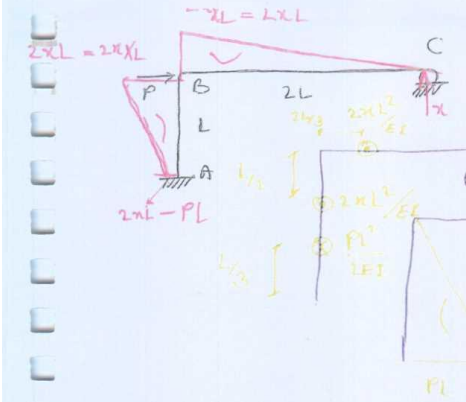
برای شبیه‌سازی بارگذاری (فشاری) بالا داریم:

(بالا کشیده‌ای به میزان $\omega = \frac{40}{EA}$!)

$$\theta_A \times 24 - \frac{40}{EA}\times 24 = 0 \rightarrow \boxed{\theta_A = \frac{40}{EA}}$$ ✓

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir



دیاگرام گشتاور را برحسب P (داده) و x (مجهول) رسم می‌کنیم

$\delta_{cy} = 0$ ← تغییر مکان C

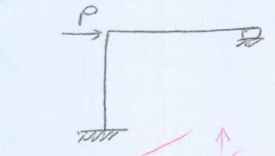
دیاگرام $\bar{M}$ را دوباره رسم می‌کنیم:

سپس از قوی برای کنترل و کارشناسی کار شما

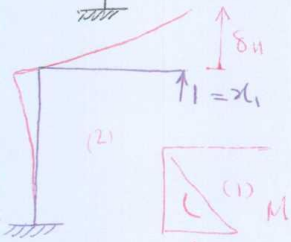
HOOKRAY!

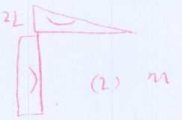
$$\sum M_{cy} = 0 \rightarrow \frac{PL^2}{2EI} \times 2L - \frac{2xL^2}{EI} \times 2L - \frac{2xL^2}{EI} \times 4L/3 = 0 \rightarrow \boxed{x = \frac{3P}{20}} \checkmark$$

تغییر مکان اضافی ناکار



این سازه معین





$$\Delta'_1 + \delta_{11} x_1 = 0 \rightarrow x_1 \checkmark$$

$$\Delta' = \frac{L}{6EI}\left(-2PL \times 2L - PL \times 2L\right) = \boxed{\Delta'_1 = \frac{-PL^3}{EI}}$$

$$\delta_{11} = L \times \frac{(2L)^2}{EI} + \frac{2L}{6EI}\left(2 \times (2L)^2\right) = \frac{40}{6}\frac{L^3}{EI}$$

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

در این سازه سه‌تا خروجی داریم که تغییر مکان‌ها را می‌دهد.

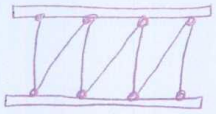
www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

۱

حل تمرین تحلیل سازه

خرپای عملی



خرپای ایده‌آل

در عمل چنین چیزی داریم

حداقل سه مولفه‌ی عکس‌العمل تکیه‌گاهی غیرهم‌رس برای تعادل خارجی خرپا‌یان لازم داریم.

درجه‌ی نامعینی ا ـ سازه

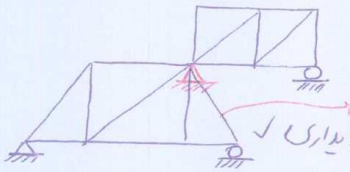
درجه‌نامعینی = $m+r-2j$

m = تعداد اعضا یا نیروی مجهول

r = عکس‌العمل‌های تکیه‌گاهی

j = joint مفاصل (تعدادشان)

بررسی پایداری

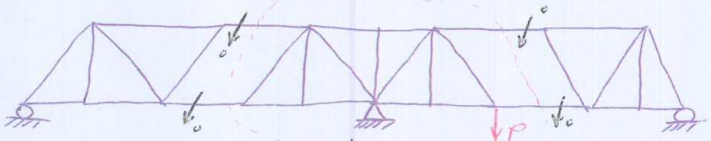


خط تکیه‌گاه مطلق برای پایداری ✓

بالاتر از یک نیرو حرکت نمی‌کند!

۱) بررسی چشمی

۲) اعمال بار روی سازه برای بخش پایداری

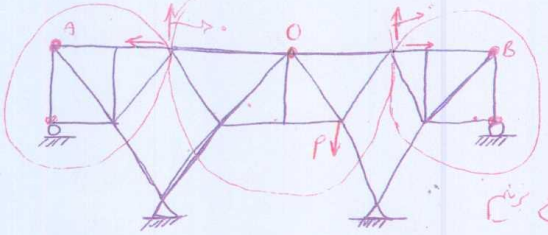


ناپایدار ← کل سازه: ناپایدار

نسبت به هر بخش عمل می‌کنیم

حالا باید بار را کجا بگذارم تا ببینم که

پایداره یا نه؟ این سازه ناپایداره!



از حول این تکیه‌گاه‌های موضعی حفظ کنیم

و بعد حول A و B عمل کنیم عکس‌العمل مفاصل = ۰ می‌شوند ← سازه ناپایداره

۴) اوسل) بار صفر

بعداً توضیح خواهد شد (در کتاب دکتر کاوه توضیح داده شده است!)

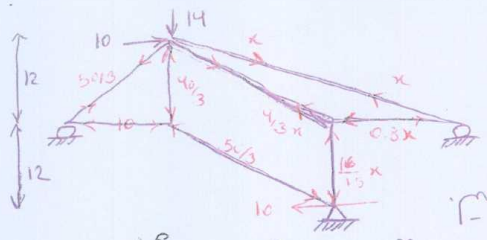
www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

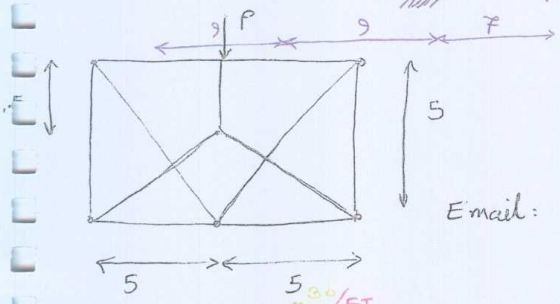
مثال) (میان ترم دوسال پیش کل استاتیکی)

یکی از اعضاء را به دلخواه x در نظر می‌گیریم

بعد توی قیدهای تغییر مکانی برایش تعادل می‌نویسیم.

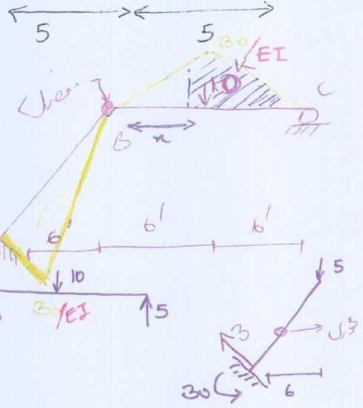


$x = 30$ ← پاسخ مورد نظر ما



مثال) تمرین تحویلی

Email: andalib.reza @ yahoo gmail . Com

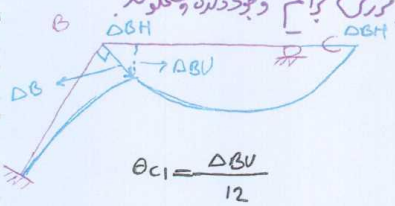


مسئله‌ی احتمالی) جواب‌ها را بر حسب EI بدست آورید.

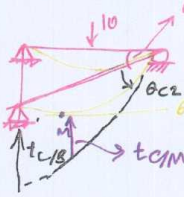
از تغییر مکان خواسته شده نسبت به تغییر مکان Max

تغییر مکان Max بین BC و یکی از گره‌ها را B فرض کنید

حالا باید شکل تغییر مکان این سازه‌ها را بکشیم. از جایی که شرایط مرزی برایم وجود دارد و معلوم!



چون تغییر مکان خوری نداریم ← خود به خود (مثل دو لایی) حرکت می‌کند.



نشست تغییر مکانی مان و کلیش

فرض: B و C نسبت به هم جابجایی

ندارند! تغییر مکان خوری نداریم!

$$\theta_{C1} = \frac{\Delta BV}{12}$$

$$\theta_{C2} = \frac{t_{C/B}}{12}$$

$$\theta_C = \theta_{C1} + \theta_{C2} = \frac{\Delta BV + t_{C/B}}{12}$$

$\theta_{M/C} = \theta_C - \theta_M = \theta_C$ $\quad \Delta B = t_{A/B} = \frac{30}{EI} \cdot \frac{10}{2} \cdot \frac{20}{3}$ احتیاج داریم ΔBV ، ΔBH را داشته باشیم.

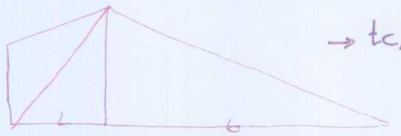
$$\Delta B = \frac{1000}{EI} \rightarrow \Delta BH = 0.8\,\Delta B = \frac{800}{EI} \quad , \quad \Delta BV = 0.6\,\Delta B = \frac{600}{EI}$$

$$t_{C/B} = \frac{30}{EI} \times 6 \times 6 = \frac{1080}{EI} \qquad \theta_C = \frac{1080 + 600}{EI} \times \frac{1}{12} = \frac{140}{EI}$$

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir

$\theta_{M/C} = \frac{30}{EI} \times 6 - \frac{5x^2}{2EI} \rightsquigarrow 180 - \frac{5}{2}x^2 = 140 \rightsquigarrow x = 4$

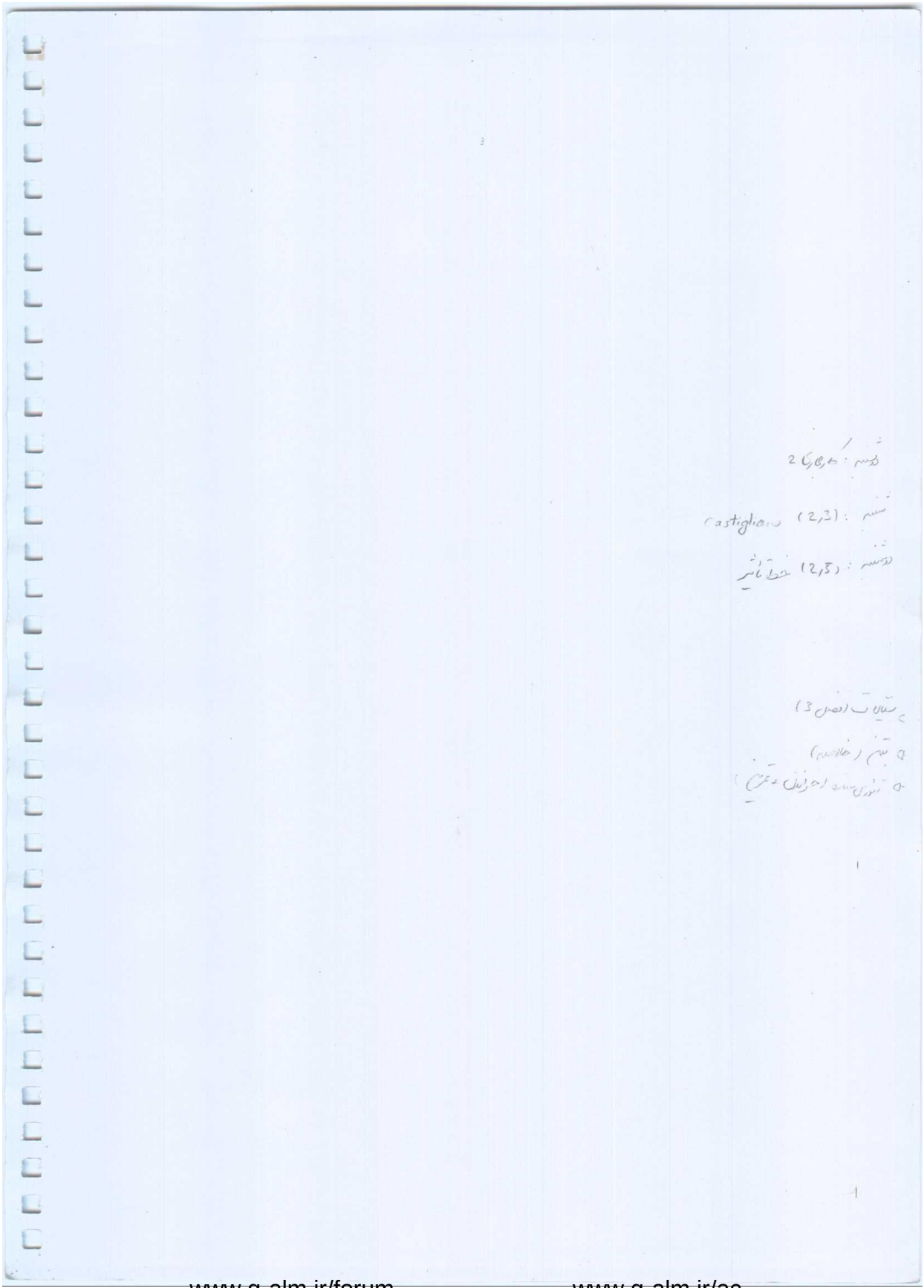


$\rightarrow t_{C/M} = \frac{413.3}{EI}$ $\quad \delta_M = \frac{140}{EI} \times 8 - \frac{413.3}{EI} = \frac{706.7}{EI}$

Material Take Off

www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac

www.g-alm.ir



www.g-alm.ir/forum www.g-alm.ir/ac