

دانشگاه صنعتی امیرکبیر
(پلی تکنیک تهران)

خلاصه درس مقاومت مصالح

(بربنای کتاب سری عمران و گاج)

تهیه و تنظیم : مصطفی رحیمی

E-MAIL: nce.rahimi@yahoo.com

بهار سال ۱۳۹۴

مقدمه :

خلاصه ای که پیش روی شماست، خلاصه درس مقاومت مصالح گاج چاپ ۱۳۹۲ و سری عمران چاپ ۱۳۹۲ می باشد. مهندسین عزیز دقت کنید که مبنای خلاصه کتاب گاج بوده است و بعد از خواندن کتاب سری عمران، نکات مهم و اضافی این کتاب نیز به جزوه اضافه شده است.

لازم به ذکر است که این خلاصه برای یادگیری هر چه بیشتر، همراه با شمار کثیری از مثال های متنوع تدوین شده است. دقت شود که بعضا نکات تست های مختلف و آزمون ها نیز در جزوه گنجانده شده است.

امید است که مورد رضایت مهندسین عزیز واقع شود ...

در مورد نحوه ی خواندن درس مقاومت مصالح و توضیح بیشتر در مورد این درس، پی دی افی آماده گردیده که پیشنهاد می شود قبل از مطالعه این درس آن پی دی اف نیز مطالعه شود.

لطفا هرگونه انتقاد و پیشنهاد در مورد این جزوه را از طریق ایمیل nce.rahimi@yahoo.com با بنده در میان بگذارید.

به امید موفقیت شما مهندسین عزیز در کنکور کارشناسی ارشد

مصطفی رحیمی

رتبه ۳۴ کنکور کارشناسی ارشد رشته مهندسی عمران سال ۱۳۹۴

... مقاومت مصالح دو

فصل اول: تنش و کرنش

تنش بر خلاف آن معمولاً بر روی سطح داخلی اثر کرده و می تواند بر سطح عمود باشد. در هر نقطه از سوله عمود بر سطح، تنش کششی و سوله تماس بر سطح تنش بر سطحی با سازهی گفته می شود.

واحدها:

$$1 \frac{N}{mm^2} = 10^6 \frac{N}{m^2} = 1 MPa, \quad 1 psi = \frac{lb}{(in)^2}$$

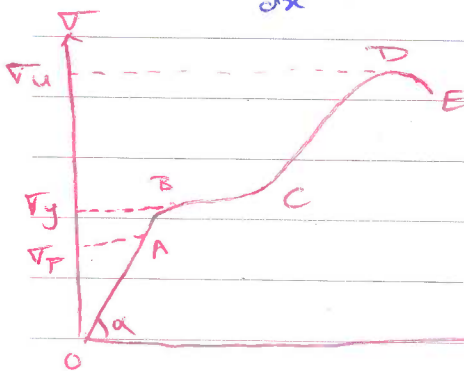
$$1 MPa = 10 \frac{kgf}{cm^2}$$

کرنش طولی:

کرنش واقعی (محلی) $\epsilon = \frac{\Delta L}{L_0}$ $\epsilon_t = \int_{L_0}^L \frac{dL}{L} = \ln \frac{L}{L_0}$

متوجه تغییرات در راستای x و کرنش طولی در راستای y در هر نقطه برابر است.

$$\epsilon_x = \frac{d\delta_x}{dx}, \quad \epsilon_y = \frac{d\delta_y}{dy}$$



آزمایش کشش مستقیم فولاد:

$$\tau = \epsilon \cdot E \quad \text{و} \quad \epsilon = \tan \alpha$$

حاصل AB: در این ناحیه فولاد تنش کشش حصر نموده ولی ماده

خاصیت الاستیک دارد یعنی در صورت برداشتن بار بعد از کار از E روکلا سازه، تغییر شکل سپاند صفر است (مردتیم = τ_y)

حاصل CD: در این ناحیه فولاد مجدداً از خود مقاومت نشان داده و برای افزایش کرنش باید تنش را افزایش دهیم. بر این ناحیه سخت شدگی متمرکز شده می شود. در انتهای این ناحیه فولاد بیشترین تنش وارده را تحمل می کند.

Subject:

Date:

No:

با ϵ_{DE} در این ناحیه سطح مقطع نمونه شروع به کشش کرده و در آن پدیده‌ی بارش سردی رخ می‌دهد. این نمونه‌ی فولادی در نهایت در نقطه $\epsilon_{کسفت}$ کسفت می‌شود.

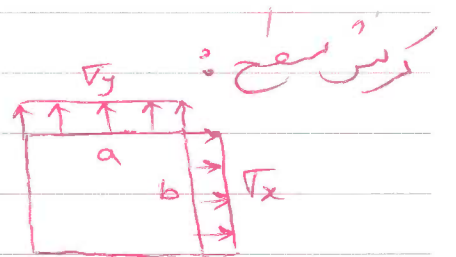
نکته 3: مصالح نرم در برش دچار لغزش بوده و در صفحات عمود بر آن کشش جانبی نسبت به صفحات عمود بر آن رخ می‌دهد. بنابراین بار در صفحات عمود بر محور میل و بار شکست می‌شود.

$$\nu = \left| \frac{\text{کشش جانبی}}{\text{کشش طولی}} \right| = -\frac{\epsilon_z}{\epsilon_x} = -\frac{\epsilon_y}{\epsilon_x}$$

ماتریس عمومی کوچک:

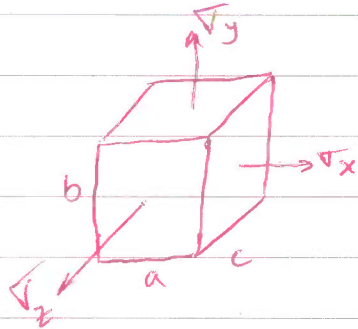
$$\begin{cases} \epsilon_x = \frac{\sigma_x}{E} - \nu \frac{\sigma_y}{E} - \nu \frac{\sigma_z}{E} \\ \epsilon_y = -\nu \frac{\sigma_x}{E} + \frac{\sigma_y}{E} - \nu \frac{\sigma_z}{E} \\ \epsilon_z = -\nu \frac{\sigma_x}{E} - \nu \frac{\sigma_y}{E} + \frac{\sigma_z}{E} \end{cases}$$

برای بدست آوردن ماتریس کشش حالتی که در بالا آمده است



$$\epsilon_A = \frac{\Delta A}{A} = \frac{b \cdot \Delta a + a \cdot \Delta b}{ab} = \frac{\Delta a}{a} + \frac{\Delta b}{b}$$

$$\epsilon_A = \epsilon_x + \epsilon_y$$



$$\epsilon_V = \frac{\Delta V}{V} = \frac{bc \cdot \Delta a + ac \cdot \Delta b + ab \cdot \Delta c}{abc} = \frac{\Delta a}{a} + \frac{\Delta b}{b} + \frac{\Delta c}{c}$$

$$\epsilon_V = \epsilon_x + \epsilon_y + \epsilon_z$$

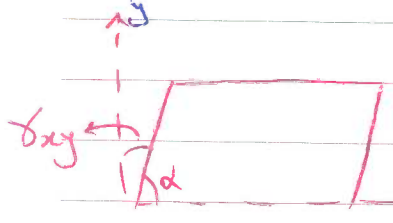
فرضیات: $\nu_x = \nu_y = \nu_z = -p$

$$\epsilon_v = \frac{1-2\nu}{E} (\nu_x + \nu_y + \nu_z) \xrightarrow{\nu_x = \nu_y = \nu_z = -p} \epsilon_v = \frac{1-2\nu}{E} (-3p)$$

مدول الاستیسیته $\Rightarrow \frac{E}{3(1-2\nu)} = k \Rightarrow \epsilon_v = -\frac{P}{k}$

* ضریب پواسون لزوماً عددی مثبت است $0 < \nu < 0.5$

مضامع غیر قابل تراکم $\nu = 1/2$
 مضامع با تراکم پذیری بالا $\nu = 0$

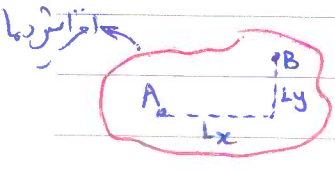


میزان تغییر زاویه ایجاد شده $\delta_{xy} = \pi/2 - \alpha$

$\tau = G\gamma$ و $G = \frac{E}{2(1+\nu)}$

بلکه بسیار مهم: تنش های برشی در الما تغییر حجم ایجاد نمی کنند و فقط سرعاً فزاینده (و ν_x و...) حجم ایجاد می کنند. همین تنش های برشی تغییر سطح و تغییر طول ایجاد می کنند.

التر استاتیسیته $\Rightarrow \epsilon_v = 0$



$\Delta L_x = L_x \alpha \Delta T$, $\Delta L_y = L_y \alpha \Delta T$
 $\epsilon_T = \frac{\Delta L_x}{L_x} = \frac{\Delta L_y}{L_y} = \alpha \Delta T$

$\epsilon_v = \frac{1-2\nu}{E} (\nu_x + \nu_y + \nu_z) + 3\alpha \Delta T$

Subject:

Date:

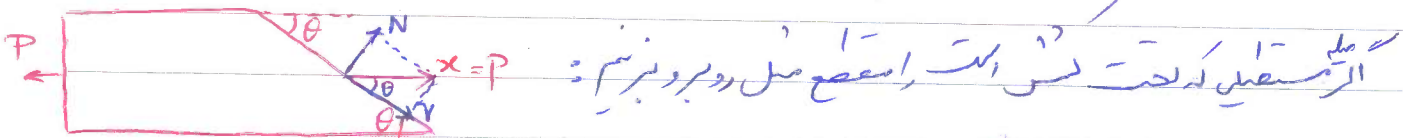
No:

تشنه سطح: اگر در یک الما تشنه می‌بوی و قائم دارد بر یکی از دو صحنه‌ها از آن
برابر صغیر باشد. مثلاً اگر تشنه در صحنه‌ی ج صغیر باشد در صحنه‌ی لا حالت
تشنه سطح داریم.

روابط در حالت

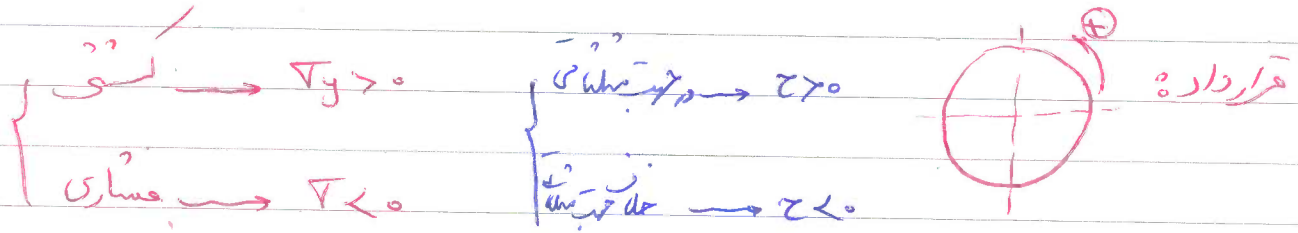
گرسنگی سطح: اگر در یک الما از گرسنگی در یکی از دو صحنه‌ها جلوتری شده باشد و یا
گرسنگی در آن راستا نیز باشد. مثلاً در صحنه‌ی ج می‌توان از گرسنگی طولی
بنازه صرف نظر کرد.

مصل مشترک: تریک تانژنٹس



$N = P \sin \theta$
 $V = P \cos \theta$

$T = \frac{N}{A'} = \frac{P \sin^2 \theta}{\frac{A}{\sin \theta}} = \frac{P \sin^3 \theta}{A}$
 $\tau_{ave} = \frac{V}{A'} = \frac{P \sin \theta \cos \theta}{\frac{A}{\sin \theta}} = \frac{P \sin^2 \theta \cos \theta}{2A}$



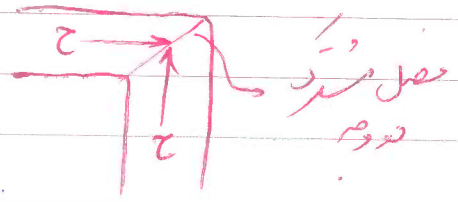
$\theta = \frac{\pi}{2} \rightarrow T = T_{max} = \frac{P}{A}$
 $\tau = 0$

حالتوں میں قبول

$\theta = \frac{\pi}{4} \rightarrow T = \dots$
 $\tau = \tau_{max} = \frac{P}{2A}$

قانون کوئی؟

تنگ جگہ پر کسی موثر برعوضہ عمود پر ہم کہ عمود پر مصل مشترک کو وضع کرنے لگتے ہیں۔
 وہاں پر ہم نزدیک یا از ہم دور میں ہوتے۔
 یعنی درصفت عمود پر ہم واقع دریک الائنس کے لیے ہمیں حجم اندازہ ہونے

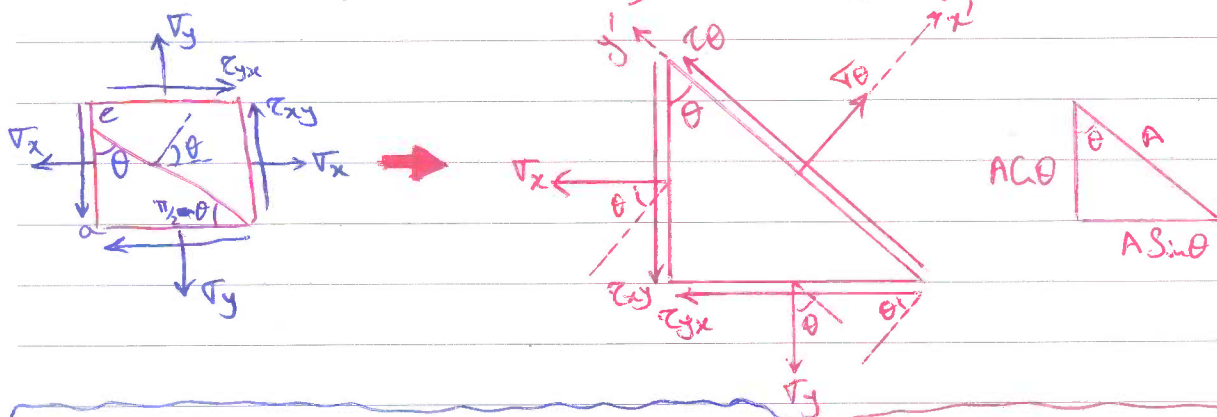


Subject:

Date:

No:

فی سببی شرح قائم و وترسی لربوگاند صغی سابل (اروس فرمول) ۳



$$\sigma_{\theta} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} + \frac{\sigma_x - \sigma_y}{2} \cos 2\theta + \tau_{xy} \sin 2\theta$$

$$\tau_{\theta} = -\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2} \sin 2\theta + \tau_{xy} \cos 2\theta$$

$$\sigma_{\theta} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} + \frac{\sigma_x - \sigma_y}{2} \cos 2\theta - \tau_{xy} \sin 2\theta$$

$$\tau_{\theta} = \frac{\sigma_x - \sigma_y}{2} \sin 2\theta + \tau_{xy} \cos 2\theta$$

دو صغی فرمول نوود
نصاح

دوسری فرمول

دو بسیار مهم ۳

زاویه بین فرمال صغی بریده شد با محور x است. اگر جهت ملائمت از محور x ها حرکت کنیم و بریدار فرمال صغی برسیم، $\theta > 0$ و اگر نه $\theta < 0$

صغی اصل ۳

بر صغی اصل گویند نه $\sigma = \sigma_{min}$ یا σ_{max}
از θ صغی اصل

$$\tan 2\theta_p = \frac{2\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y}$$

دو بسیار دارد $\theta_{p2} - \theta_{p1} = 90$ صغی اصل برعم خودند

زاویه فرمال صغی اصل و محور x ها θ_p

فرمول اصلی:

$$\sigma_{\max/\min} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}$$

نکته بسیار مهم: جمع تنش‌ها قائم بر روی دو صندلی (گواه محور در هم) همواره ثابت

$$\sigma_x + \sigma_y = \sigma_{\max} + \sigma_{\min}$$

تنش بزرگ ماژنیم:

$$\tan 2\theta_s = -\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2\tau_{xy}}$$

θ_s : زاویه زنیال بزرگ ماژنیم با محور x-ها

صی بزرگ ماژنیم عمود بر $\theta_{s_2} - \theta_{s_1} = 90^\circ$ برای بدست آوردن بزرگ ماژنیم فرمول زیر:

نکته: θ_{s_1} و θ_{s_2} متعامد هستند و در جهت مخالف یکدیگر قرار می‌گیرند.

$$\tau_{\max/\min} = \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}$$

$$\sigma_{\max/\min} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \pm \tau_{\max}$$

$$\tau_{\max} = \frac{\sigma_{\max} - \sigma_{\min}}{2}$$

انرژی ذخیره شده در المان:

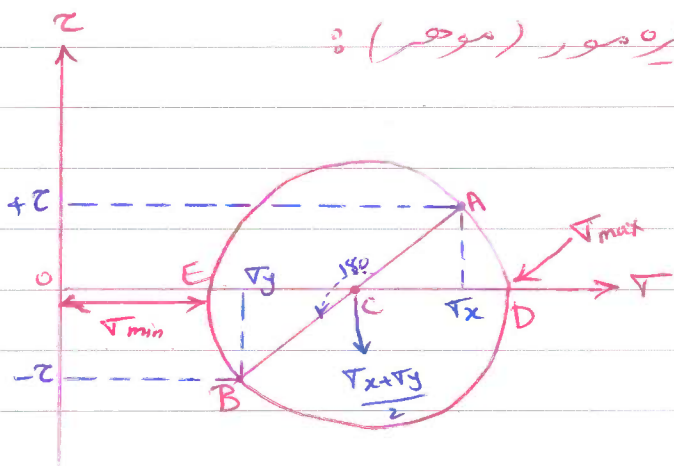
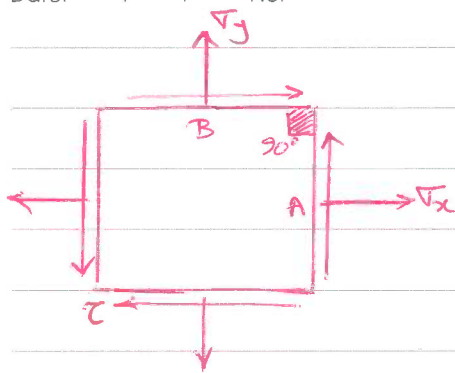
$$E = \frac{1}{2} [\sigma_x \epsilon_x + \sigma_y \epsilon_y + \tau_{xy} \gamma] = \frac{1}{2E} [\sigma_x^2 + \sigma_y^2 - 2\nu \sigma_x \sigma_y] + \frac{1}{2G} \tau^2$$

$$G = \frac{E}{2(1+\nu)}$$

Subject:

Date:

No:



دایره مور (موهر) :

معادله دایره: $(x-a)^2 + (y-b)^2 = R^2 \Rightarrow a = \frac{\tau_x + \tau_y}{2} \Rightarrow b = 0$

$$R = \tau_{max} = \sqrt{\left(\frac{\tau_x - \tau_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}$$

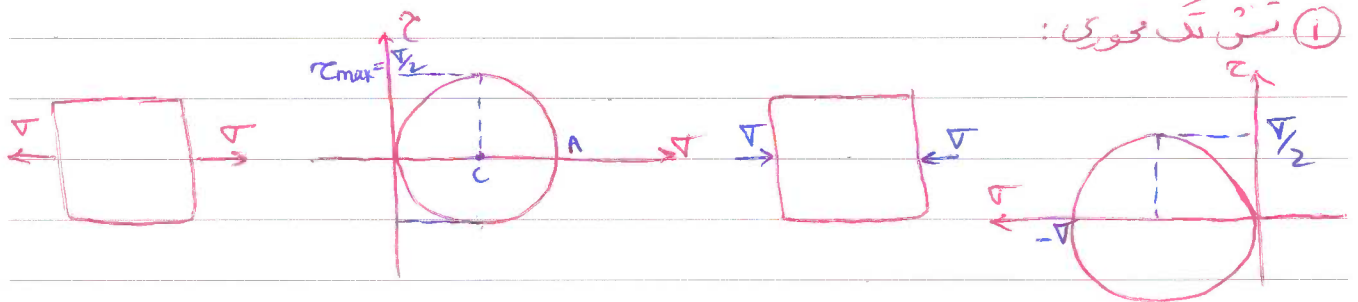
نکته بسیار مهم: اگر بر روی آن به اندازه θ در جهت مثبت یا منفی دوران کنیم تا نقطه دیگر در دایره مورد اندازه 2θ در خلاف جهت مثبت یا منفی دوران کنیم. (سری عمران فرق می کند)

$$\tau_{max} = \text{مركز دایره} + R$$

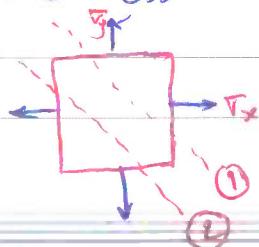
$$\tau_{min} = \text{مركز دایره} - R$$

برای ضرایب خاص:

① تنش تک محوری:



در این حالت $\tau_{max} = \tau$ و $\tau_{min} = 0$ و $\tau_{max} = R = \frac{\tau}{2}$

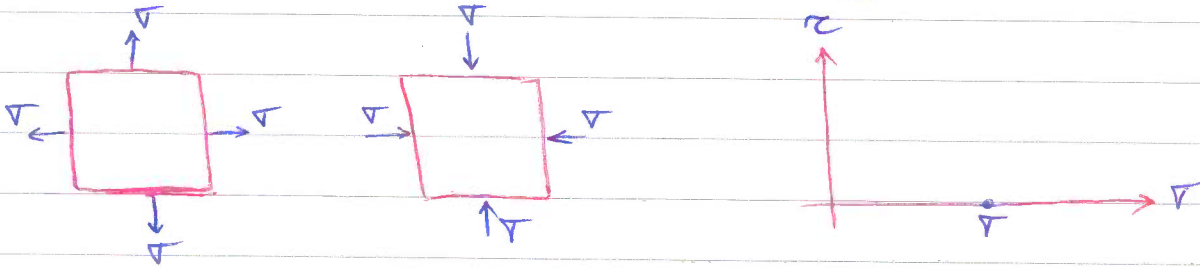


نکته: اگر در آن دو وجه موازی داشته باشیم مقادیر تنش نرمال و تنش برشی این دو وجه با هم برابرند.

اگر وجه عمود بر هم باشند مجموع تنش ها نرمال $\tau_1 = \tau_2$ و $\tau_1 = \tau_2$

برای مجموع تنش ها

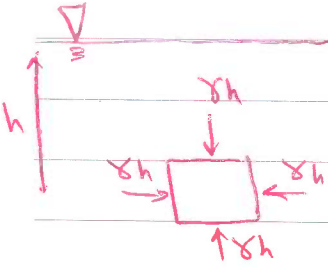
2) تنش کا اصلی ہم اندازہ و عم نوع سے تبدیل دائرہ موربہ تک نقطہ



دو این حالت سے $\sigma = 0$ و $\tau = \tau$

این حالت وقتی بہ وجود می آید کہ الیائی جسم در سیال باشد

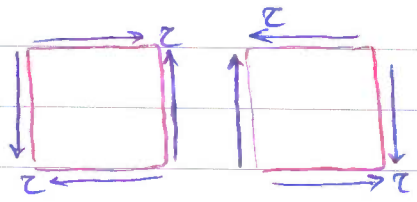
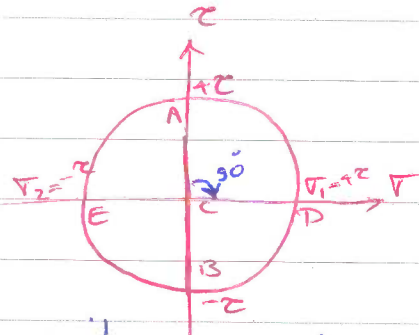
$p = \delta h$



3) بیش خالص:

شروط بیش خالص

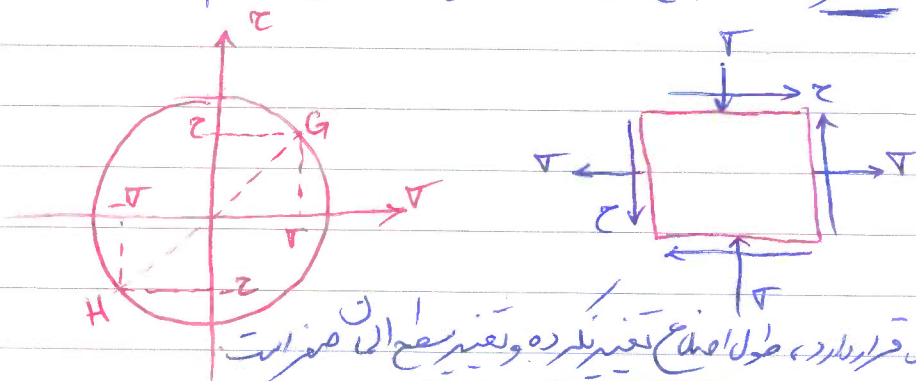
مجموع تنش کا شمال = 0



دائرہ موربہ مبدأ مختصات منطبق است. الیائی مادہ 45 درجہ دارہ ماسود

تنش کا اصلی سے $\tau = \pm \sigma$

* دو این حالت اگر ایساں تحت بیش خالص alpha درجه پورا کند، جانومی بدعتان دائرہ نسبت بمبدأ جمع تنش کا قائم در حالت جبہ لزوماً صفر است. جاہد رفت نمود در این حالت تنش کا قائم مادی و مختلف العلامت باشد

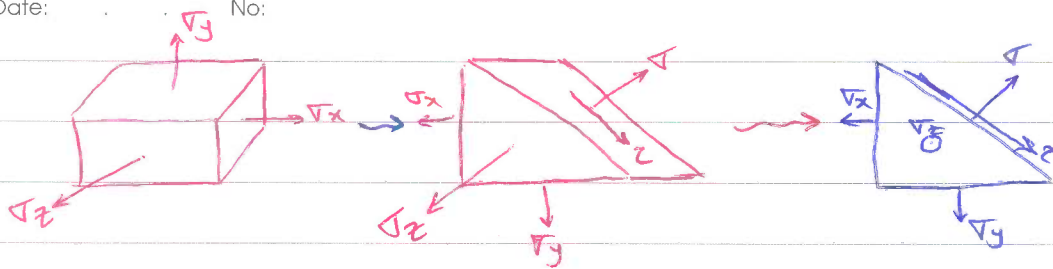


در ایساں تحت بیش خالص قرار دارد، طول اصلاع تعیین نکرده و تعیین سطح الی صفر است

Subject:

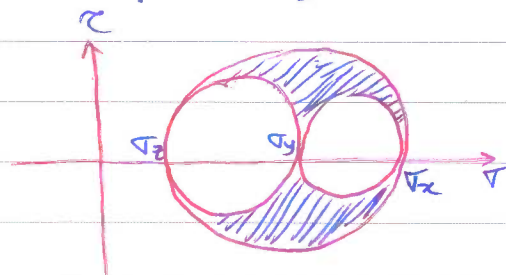
Date:

No:



تشنه شعری؟

المانه شعری دوسروا جائزہ معنی سوازی معنی بیش از نیم سے بہ شعری تبدیل میں نمود
 این کار در جهت حاکم و اول نیز انجام می دهیم ← بی تا دایره مورب بودن می ده
 وقتی این دایره ها را در یک هم برهم نهی کنیم ←



تشنه ایجاد شده ← تنها در ناحیه حاکم نور خورد

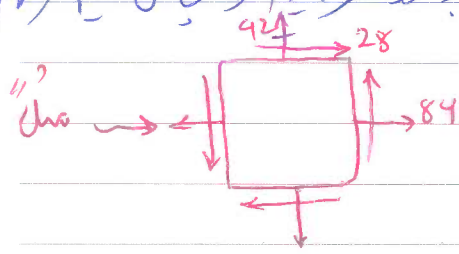
تشنه بیشی ماخریم در این حالت 3

$$C_{max} = \max \left\{ \begin{array}{l} \left| \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \right| \\ \left| \frac{\sigma_1 - \sigma_3}{2} \right| \\ \left| \frac{\sigma_2 - \sigma_3}{2} \right| \end{array} \right.$$

$$C_{max} = \frac{\text{اگر بزرگترین تشنه اصلی} - \text{بزرگترین تشنه اصلی}}{2}$$

* در حالت شعری C_{max} برابر شعاع بزرگترین دایره می شود در این سادگی رسم شده می باشد
 * اگر راستای عمود بر یکی از صفحات المان، اصلی باشد، در آن صفحه برای بدست آوردن تشنه حاکم اصلی
 می توان از روابط تبدیل تشنه شعری استفاده نمود.

* اگر سوال از برون تشنه بیشی ماخریم واقعی را خواست باید المان را به شعری در نظر بگیریم و سپس حل کنیم (۳۲)



در حالت اول $\sigma_{1,2} = \frac{84 + 42}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{84 - 42}{2}\right)^2 + 28^2}$
 $\Rightarrow \sigma_1 = 98$ و $\sigma_2 = 28$ → $C_{max} = 35$
 در حالت شعری $\sigma_1 = 98$ و $\sigma_2 = 28$ و $\sigma_3 = 0$ →
 $\Rightarrow C_{max} = \frac{98}{2} = 49$ ✓

مقدار است

مانورس؟

$$T = \begin{bmatrix} T_x & T_{xy} & T_{xz} \\ T_{xy} & T_y & T_{yz} \\ T_{xz} & T_{yz} & T_z \end{bmatrix}$$

$$\det(T) = T_x \times T_y \times T_z$$

$$\text{tr}(T) = T_x + T_y + T_z$$

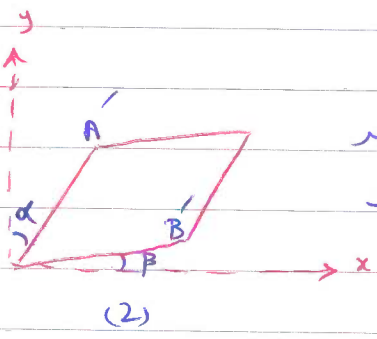
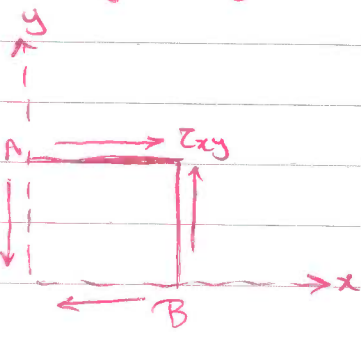
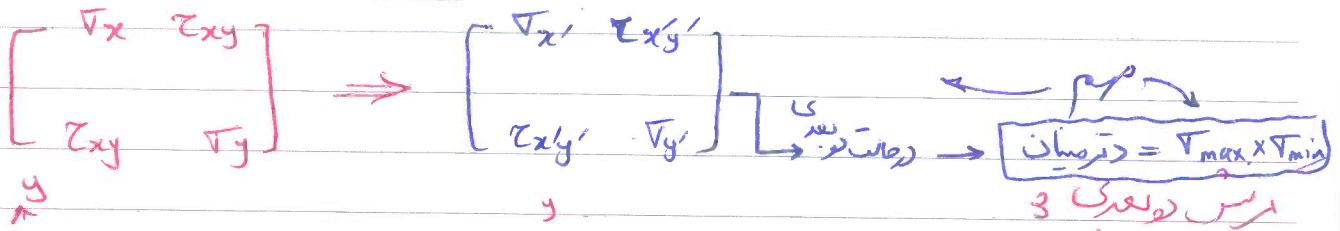
Trace

برای آنکه تغییر حجم بداند حرکت مانورس در فضای سه بعدی چه چیزی است؟ تغییر در مقدار اصل
 یاهون (Trace) برای آن ها برابر است. در حالت کلی نسبت تغییر حجم بداند همان در انورد مانورس
 برابر است مجموع عناصر روی قطر اصل آن دو مانورس است

$$\frac{\max \text{تس اصل} - \min \text{تس اصل}}{2} = \text{تس بزرگ}$$

یعنی مسئله ارزشی سوال است تس اصلی λ $\Rightarrow | [T] - \lambda [I] | = 0$
 آرو داد، تس اصلی را این طور بدست می آید!!!

بلکه؟ اگر بداند دو بعدی را α درجه دورا β درجه دورا در حالت سه بعدی درجه دورا γ نسبت به حالت اول
 دارد ولی در تعیین و trace آن با مانورس در حالت اول بیان است



الگت تس بزرگ درجه دورا است
 به نظر می رسد درجه دورا در این حالت

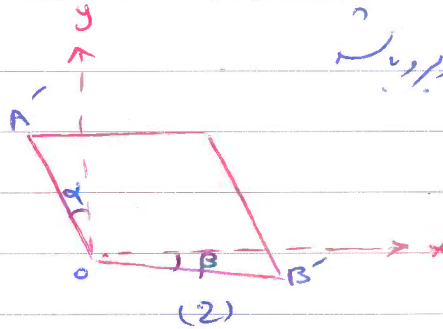
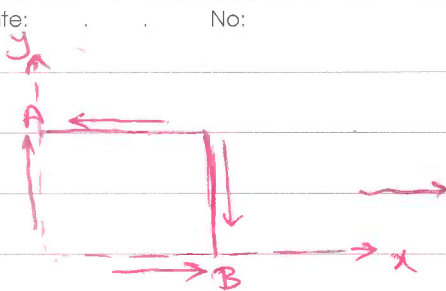
$$\Delta_{xy} = \alpha + \beta$$

تس تغییر حجم در انورد $\rightarrow T_x + T_y + T_z = \text{tr}(T) = \sigma$

Subject:

Date:

No:



المرکت نس برقی مثل در در و دایره
 مثل شکل 2 در ص 10
 در این حالت داریم:

$$\gamma_{xy} = -(\alpha + \beta)$$

تبدیل کرنش
 تبدیل کرنش
 تبدیل کرنش

در تبدیل کرنش مانند جدول ردیور مقادیر را جایگزین می کنیم

| | |
|---------------|---------------------------------------|
| ϵ_x | ϵ_x |
| ϵ_y | ϵ_y |
| γ_{xy} | $\gamma_{xy} = \frac{\gamma_{xy}}{2}$ |

برای این عمل معادله را قبل که خونیم مثل روابط σ_θ و τ_θ و دایره مور و ... هر چه به صورت جدول به تغییر می کنند.

$$\epsilon_\theta = \frac{\epsilon_x + \epsilon_y}{2} + \frac{\epsilon_x - \epsilon_y}{2} \cos 2\theta + \gamma_{xy} \sin 2\theta$$

$$\tau_\theta = -\frac{\epsilon_x - \epsilon_y}{2} \sin 2\theta + \gamma_{xy} \cos 2\theta$$

$$\tan 2\theta_p = \frac{\gamma_{xy}}{\epsilon_x - \epsilon_y}$$

جمع کرنش در دو امتداد عمود بر هم معادله ای است ←

$$\epsilon_x + \epsilon_y = \epsilon_{x'} + \epsilon_{y'} = \epsilon_{max} + \epsilon_{min}$$

$$\epsilon_{max} = \frac{\sigma_{max}}{E} - \nu \frac{\sigma_{min}}{E} \quad \text{و} \quad \epsilon_{min} = \frac{\sigma_{min}}{E} - \nu \frac{\sigma_{max}}{E}$$

در صفحاتی که کرنش های اصلی اتفاق می افتد، کرنش برشی صفر است



Subject:

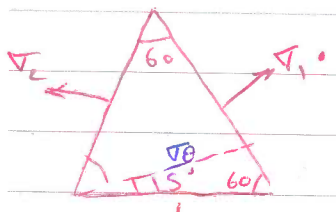
Date:

No:

دو مثلث متقابل المماسا

در المثلثی که در آن دو ضلع موازی و دو ضلع دیگر متوازی باشند، المثلث متساوی الساقین است و زاویه‌های آن برابر است. در المثلثی که در آن دو ضلع موازی و دو ضلع دیگر متوازی باشند، المثلث متساوی الساقین است و زاویه‌های آن برابر است. در المثلثی که در آن دو ضلع موازی و دو ضلع دیگر متوازی باشند، المثلث متساوی الساقین است و زاویه‌های آن برابر است.

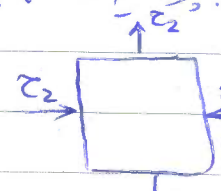
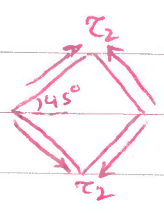
نکته بسیار مهم: در صورتی که در المثلثی از یک ضلعی اصلی وجود داشته باشد، المثلث در شرایطی قرار می‌گیرد که در آن ضلع در تمام ضلعی است.



$$T_1 = T_2 = T_3 = T \quad , \quad T_0 = T$$

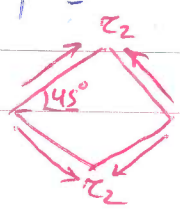
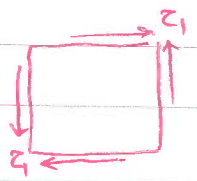
$$\tau_1 = \tau_2 = \tau_3 = \tau_0 = 0 \quad \rightarrow \text{چون همگی اصلی اند}$$

در المثلثی که در آن دو ضلع موازی و دو ضلع دیگر متوازی باشند، المثلث متساوی الساقین است و زاویه‌های آن برابر است. در المثلثی که در آن دو ضلع موازی و دو ضلع دیگر متوازی باشند، المثلث متساوی الساقین است و زاویه‌های آن برابر است.



در صورتی که در آن دو ضلع موازی و دو ضلع دیگر متوازی باشند، المثلث متساوی الساقین است و زاویه‌های آن برابر است.

نکته: در صورتی که در المثلثی از یک ضلعی اصلی وجود داشته باشد، المثلث در شرایطی قرار می‌گیرد که در آن ضلع در تمام ضلعی است.



معمولاً در این حالت، هم جمع شود.

Subject:

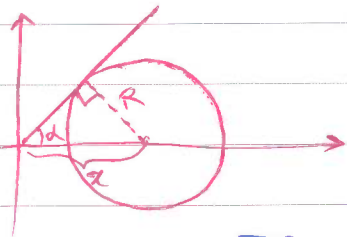
Date:

No:

نکته واقعاً مهم!!
جمع دو الکترون در یک خالص ← اما بیش خالص بودن می‌دهد!!

نکته 3: اگر در سوال گفته بود که در بیش همغزای داریم ← یعنی کرنش سطح داریم ← $\sigma = \frac{F}{A}$
اگر در سوال گفته بود که در یک لایه بود ← همما یعنی از کرنش می‌آید اصلش صفر است
اگر در سوال گفته بود که مصالح تراکم یافته‌اند ← یواسون $\nu = \frac{1}{2}$

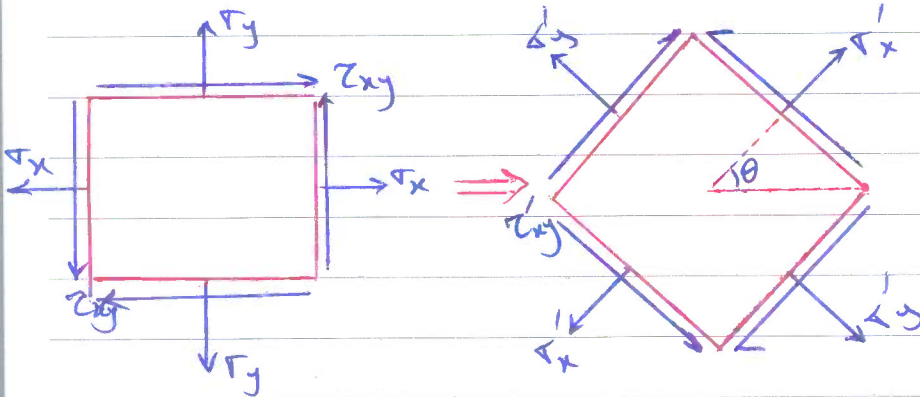
نکته واقعاً مهم!!
اگر در سوال گفته‌اند نسبت شش بر یک به بیش نرمال، از زون خواستند همما باید از زاویه مورد پرسش
و یک صاف روی زاویه مورد پرسش کنیم از مبدأ بعد تا آنجا که تماس می‌کند جواب می‌دهد صون!!



$$\tan \alpha \Rightarrow \frac{\sin \theta R}{x} = \left(\frac{\sigma}{\sigma'}\right)_{\max}$$

یعنی ابتدا α رو حساب می‌کنیم پس $\tan \alpha$ جواب می‌دهد است
وقت بود که $\sin \theta = \frac{R}{x}$ و $\tan \theta = \frac{\sin \theta}{\sqrt{1 - \sin^2 \theta}}$ به دست می‌آید

نکته آزمون: اگر یک عیب θ در یک بعد کند رابطه بین شش بر یک نرمال و کرنش قبل و بعد بعداً به صورت زیر است:



$$\sigma'_x = \sigma_x \cos^2 \theta + \sigma_y \sin^2 \theta + 2 \tau_{xy} \sin \theta \cos \theta$$



Subject:

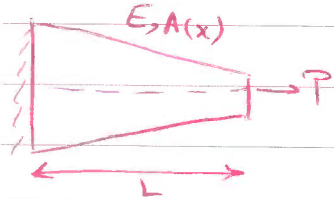
Date:

No:

محل سوال: نیروی محوری در اعضا

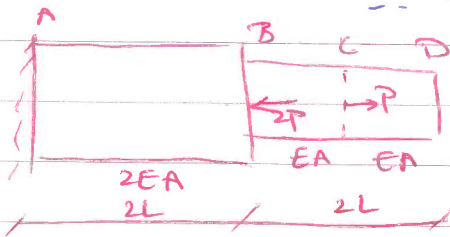


$$\Delta L = \frac{PL}{EA}$$



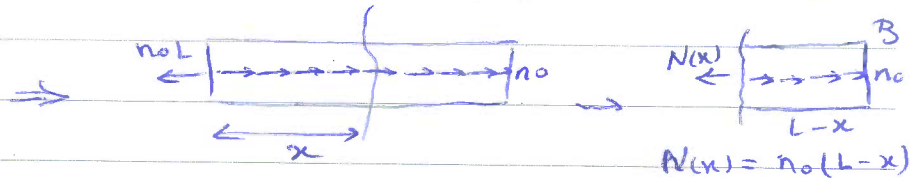
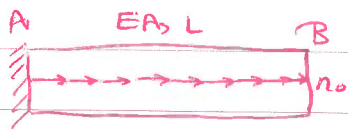
$$\Delta L = \int_0^L \frac{P dx}{A(x)E}$$

نیروی هر قسمت در فواصل، از ابتدا به انتها در هر دو طرف متعادل با هم در میسریم.

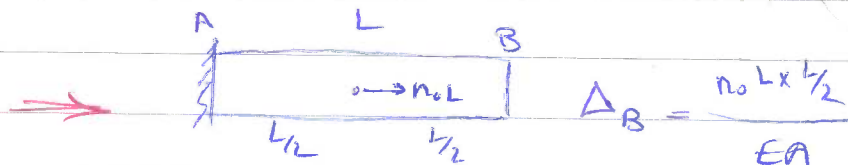
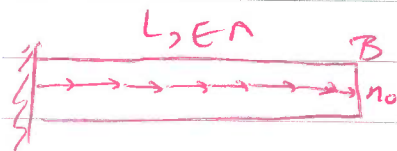


$$\rightarrow F_{AB} = -P \quad F_{BC} = P \quad F_{CD} = 0$$

انتگرال گیری عکس العمل کلیه گاه می باشد.



نکته: در این حالت اگر در هر نقطه از طول بار یکسان باشد، می توانیم آن را به یک نیروی متمرکز در مرکز تبدیل کردیم.

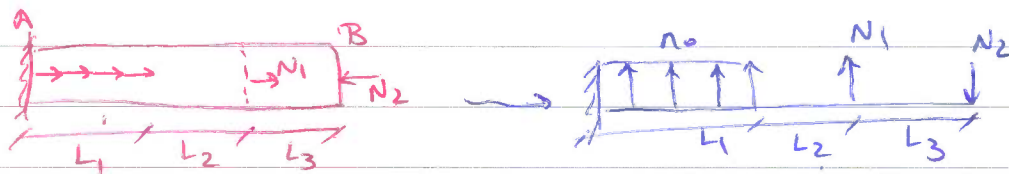


Subject:

Date:

No:

نکته مهم: برای بررسی آوردن تغییر مکان معاص مختلف با EA ثابت تحت بارهای نواحی مسطح و گسترده می توان از آنجا که بارهای قائم قرار دارد.

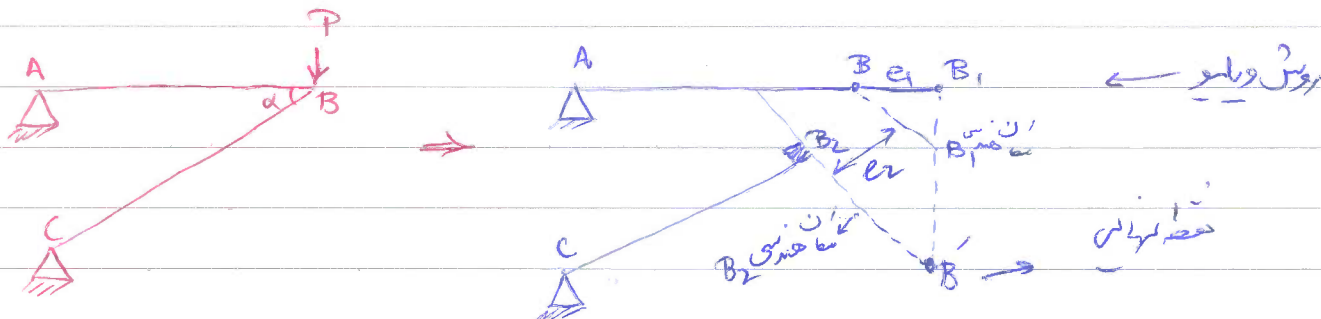


در این حالت نیز در بررسی در معاص مختلف با نیروها همگرا در یک خط اصلی هم مقدار است.
 اگر گسترده و نواحی وارده حول یک خط A را با EA و تغییر مکان در آن:

$$\Delta_B = \frac{\sum MA}{EA}$$

فرجه تغییر مکان حول:

مثلاً در شکل زیر تغییر مکان در بارها توسط B به سمت راست است.

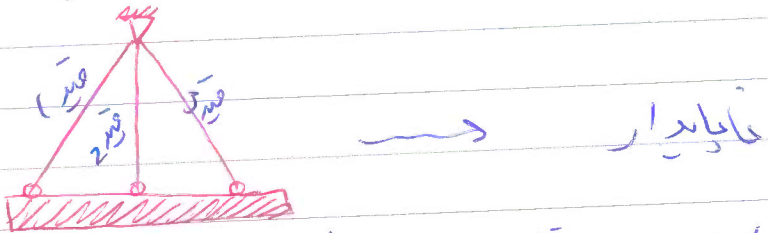


توجه مهم: هر توان میله را با حفظ امتداد، بدون این که تغییر مکان تغییر کند، مقدار آن می تواند تغییر کند (نیروی عضو در علامت مثبتی ضرب می شود)



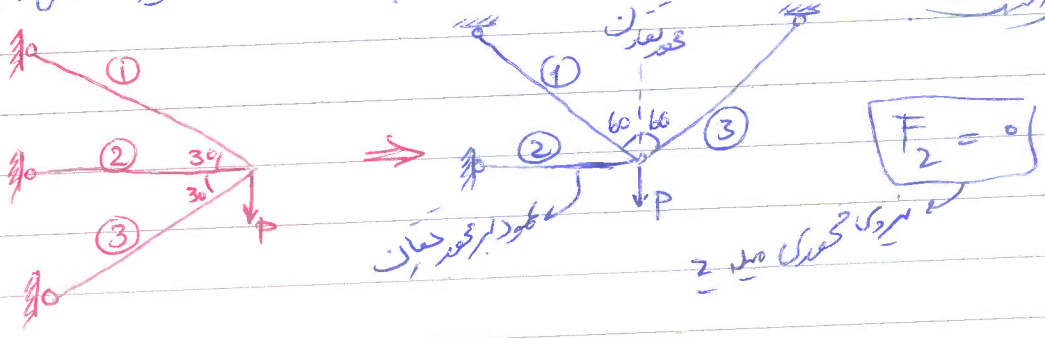
توجه مهم: تغییر مکان، مقدار این سمت و جهت در محاسبه نیروی داخلی اجزاء در این محاسبه در این محاسبه در این محاسبه

* برای پیدا کردن بزرگترین و کمترین تغییرات در این محاسبه:



تأیید

توجه مهم: اگر در یک عضو مستقیم میله ای وجود بر محور تقارن بر محور تقارن اجزاء شود، نیروی داخلی در تغییر طول آن صفر است.



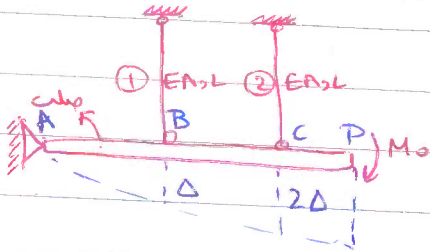
Subject:

Date:

No:

سازه های نامعین:

بمعرفی این سازه ها را می توانیم حل کنیم.
① روش سختی: Δ را مجهول فرض می کنیم. نیروها را بر حسب Δ می نویسیم. بعد استفاده از تعادل تغییر مکان را بر حسب Δ می آوریم. پس F (نیروی میلها) را بر حسب Δ می نویسیم.

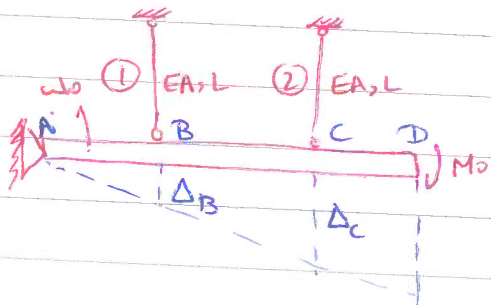


$$F_1 = \frac{EA}{L} \Delta \Rightarrow F_2 = 2 \frac{EA}{L} \Delta$$

$$\sum M_A = 0 \Rightarrow F_1 L + F_2 \times 2L = M_0$$

$$\Rightarrow \left| \Delta = \frac{M_0}{5EA} \right| \Rightarrow F_1, F_2 = \dots$$

② روش نرمی: نیروی کم از میلها را F فرض کرده و بقدری نیروها را بر حسب Δ می نویسیم.
حال از معادله سازگاری نیروی F را بر حسب Δ می آوریم.



$$\sum M_A = 0 \Rightarrow F \times L + F_2 \times 2L = M_0$$

$$\Rightarrow \left| F_2 = \frac{M_0}{2L} - \frac{F}{2} \right|$$

$$\Delta_C = 2\Delta_B$$

$$\Rightarrow \frac{F_2 L}{EA} = 2 \frac{F L}{EA} \Rightarrow F = \frac{M_0}{5L} \Rightarrow F_2 = \dots$$

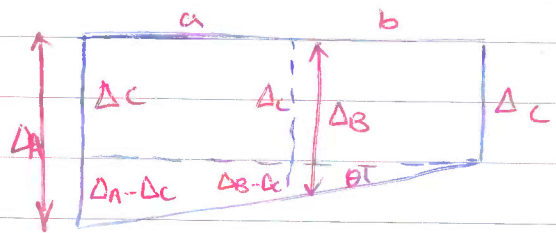
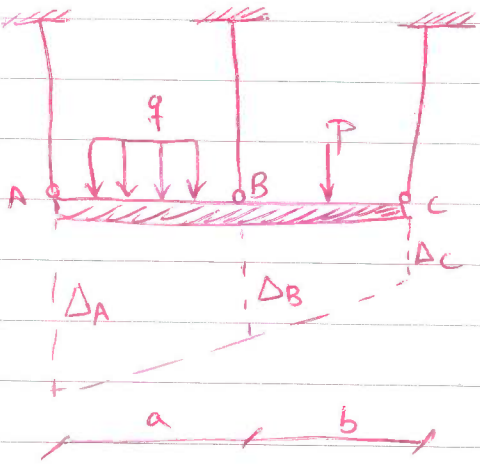
درجه آزادی یک سازه:

تعداد تغییر مکانها مستقل یک سازه که تغییر مکان سایر نقاط سازه را بتواند بر اساس آن نوشت.
درجه آزادی > درجه نامعینی < روش سختی از فرم مناسبتر

اگر سازه نامعین باشد < درجه آزادی > درجه نامعینی > روش نرمی از فرم مناسبتر

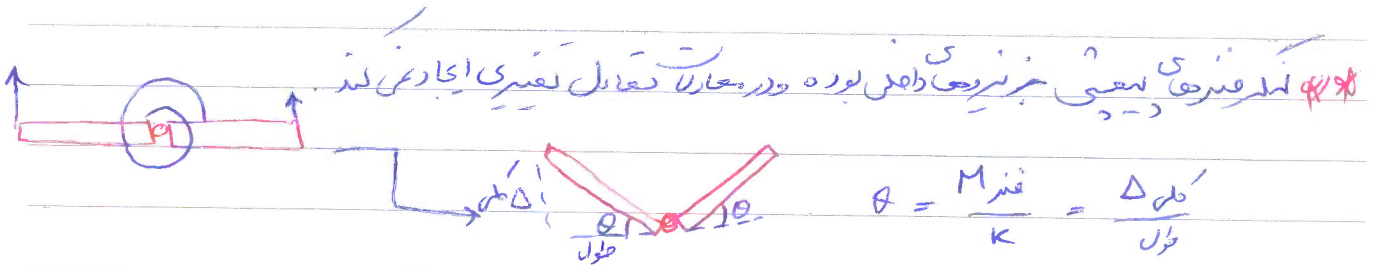
در سازه های نامعین < روش نرمی بهتر است >

سؤال ضرب:

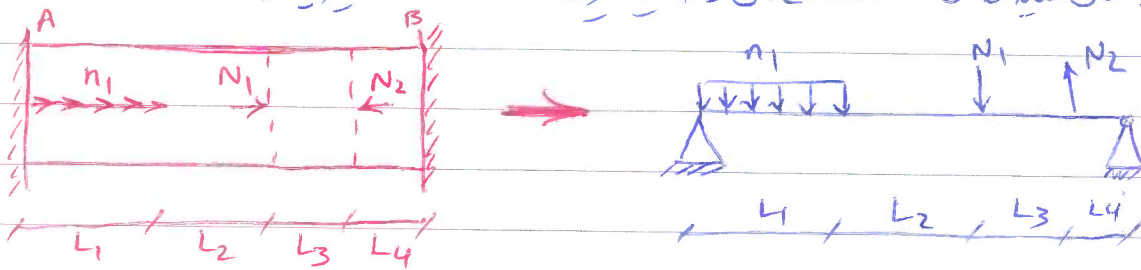


$$\tan \theta = \frac{\Delta_B - \Delta_C}{b}, \quad \tan \theta = \frac{\Delta_A - \Delta_C}{a+b}$$

$$\Delta_B = \frac{b\Delta_A + a\Delta_C}{a+b}$$



نکته: یک میله مستوی با EA ثابت تحت بارگذاری گسسته و ممتد می توان برای بهر آوردن عکس العمل تکیه ها می توان از یک تیر دوسره متصل جابجایی کرد.



لذا:

$$\begin{aligned} \text{عکس العمل تکیه ها تیر} &= \text{عکس العمل سازه اصلی} \\ \text{طول تکیه ها تیر} &= \text{طول تکیه ها تیر} \\ \text{تغییر طول تکیه ها} &= \frac{\text{تغییر طول تکیه ها}}{EA} \end{aligned}$$

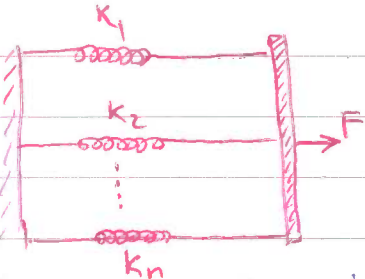
Subject:

Date:

No:

الکتریسیته در مدارها موازی و

مقاومت موازی



$$F_i = \frac{k_i}{\sum k_i} F$$

$$k_e = \sum_{i=1}^n k_i, \quad \Delta = \frac{F}{k_e} = \frac{F}{\sum k_i}$$

در حالت موازی Δ همه چیزها هم برابر است. البته این داریم ما را می‌خواهد که نیروی F را به هم اضافه کنیم.

مقاومت موازی حالت دیگر:

در تشخیص نوع اتصال باید به جای شکل اتصال، عملکرد آن را بررسی کنیم. مثلاً در شکل دیگر و چیزها متوالی بسته شده اند بلکه موازی هستند چون Δ در دو طرف برابر است.



$$k_e = k_1 + k_2, \quad F_1 = \frac{k_1}{k_1 + k_2} P$$

مقاومت متوالی (سری):



نیروی هر یک از چیزها یکسان تغییر طول آن‌ها غیر یکسان

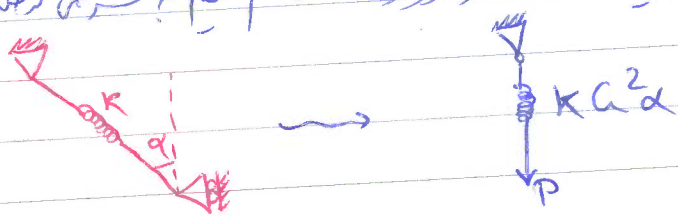
$$P = P_1 = P_2 = P_3$$

$$\frac{1}{k_e} = \frac{1}{k_1} + \frac{1}{k_2} + \dots \quad \rightarrow \quad F_e = F_1 + F_2 + \dots$$

$$\Delta_i = \frac{F_i}{\sum F_i} \Delta_{کل}$$

نکته مهم: اعضای مایل:

وقتی اعضای مایل را بافتد مایل جانترین می بینیم می توان فنر را در راستای قائم کنیم به شرطی که در صورتی سختی فنر در $C\alpha^2$ ضرب شود.



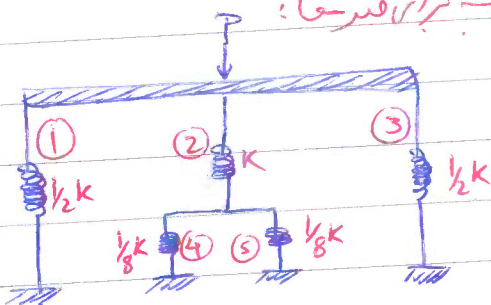
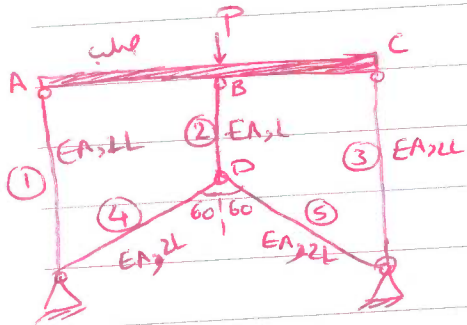
α : زاویه بین راستای نیرو و جابجایی

رقت: بعد وقت کردیم وقتی فنر را در راستای قائم تبدیل کردیم در آخر بعد از پیدا کردن نیروی محوری در راستای قائم، ما باید آن را به $C\alpha$ تقسیم کنیم تا نیروی عضو مایل بدست آید.

از معادله تعادل بدست می آید

$$F_{\text{مایل}} = \frac{F_{\text{قائم}}}{C\alpha}$$

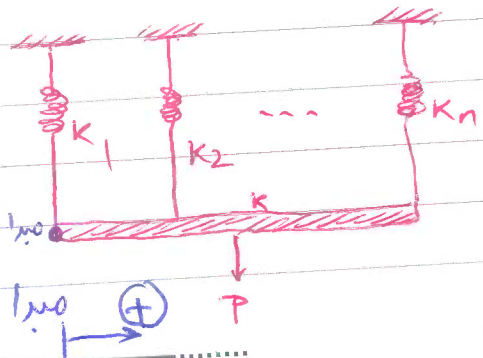
سؤال خوب برای فنرها:



مرکز سختی:

محل است که اگر نیروی قائم در آن بر سر زه آرند، قطعه صلب روانی نداشته و تغییر شکل نمی دهد در راستای آن نیرو به شرطی که

محل مرکز سختی:



$$x_k = \frac{\sum k_i x_i}{\sum k_i}$$

نسبت به مبدأ

Subject:

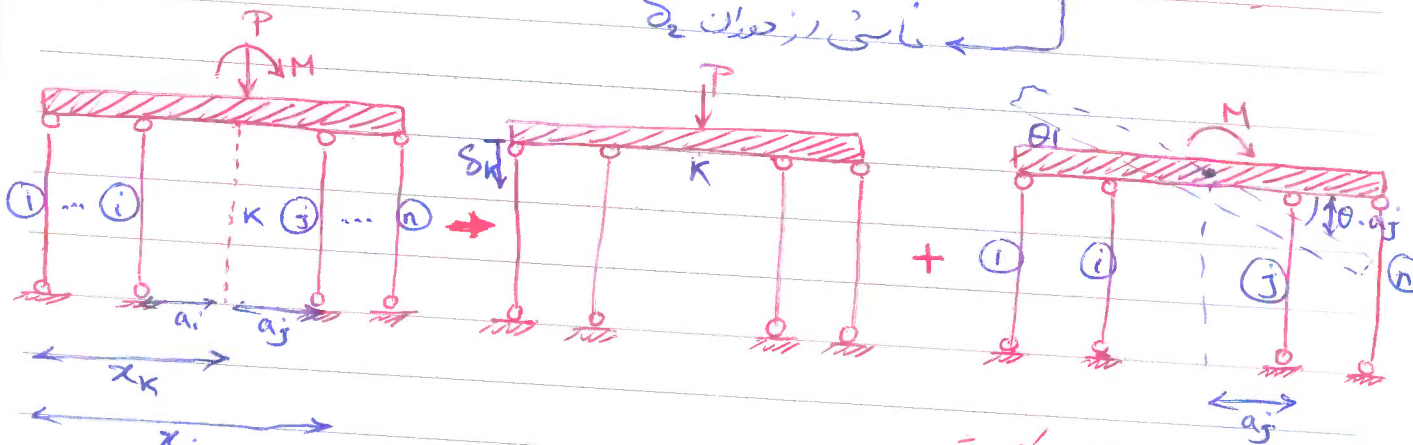
Date:

No:

برای بدست آوردن جابجایی از هر یک از گره‌ها می‌توانیم از روش اصل کمین استفاده کنیم

نکته: اگر جسم صلب زودتر از این باشد، گسترده‌ها حول مرکز کمین می‌مانند

خاصیت بزرگ: δ_k جابجایی از نیرو P_k
 δ_j جابجایی از جبران S_j



مرکز کمین

$$x_k = \frac{\sum_{i=1}^n k_i x_i}{\sum_{i=1}^n k_i}$$

$$\delta_k = \frac{P}{\sum_{i=1}^n k_i}$$

$$\theta = \frac{M}{\sum_{i=1}^n k_i a_i^2}$$

a_i : فاصله گره‌ها از مرکز کمین
 M : گسترده‌ها حول مرکز کمین

تغییر طول صلب \rightarrow $\delta_j = \frac{P}{\sum_{i=1}^n k_i} \pm \frac{M}{\sum_{i=1}^n k_i a_i^2} a_j$
 در فاصله a_j از مرکز کمین

نیروی هر گره $\rightarrow F_j = \frac{k_j}{\sum k_i} P \pm \frac{k_j a_j}{\sum k_i a_i^2} M$

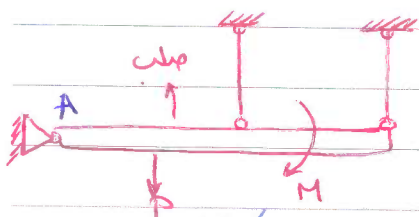
ساختار:

وقت: الزاماً با تغییر مکان حاصل از نیرو هم جهت بود

$$\delta_{کل} = \delta_1 + \delta_2$$

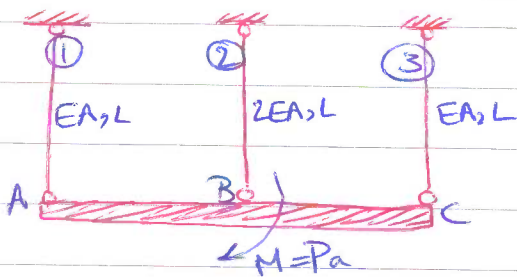
و بالعکس $\delta_0 = \delta_1 - \delta_2$

نکته مهم: الزاماً با معضله در مسئله و استمراریت کلیه بارها مرکز می شود در صورتی که این شرایط تغییر مکان و خصوصاً ناشی از دوران است و نیرو در تغییر مکان سهیم نیست. (مهم)



مرکز می A →

نکته: الزاماً در محورها دارد، بارها در متقاطع و در صورت تغییر مکان میله روی محورها صفر است.



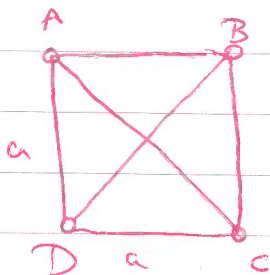
مضربین کلیه بارها $F_2 = 0$

الزغیر دما و جغای است در سازه های نامعین

اصلاً صریحاً است (α) در سازه بکلی نیست

وقت: مثل در شکل زیر چون سازه های تغییر شکل هم دارند در اینجا نیروی بالبت افراش

دما وارد نمی شود.

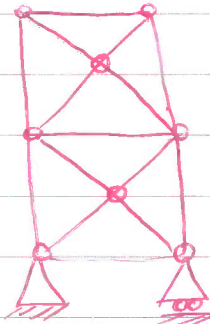


Subject:

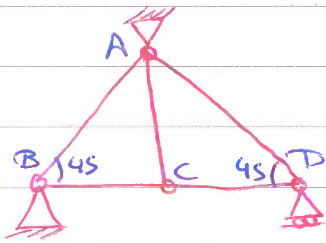
Date:

No:

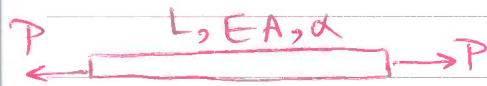
نکته 3: اگر جسم با اجزای مختلف، بر سه تکیه‌گاه‌ها چه نزدیک تکیه‌گاه و در صورتی که در دو تکیه‌گاه یا سه تکیه‌گاه قرار گیرد، تغییر طول و تغییر در اعضا وجود می‌آید.



نکته 4: در بارهای نامعین اگر قسمت معین سازه تحت بارگذاری قرار گیرد (حرارتی)، هیچ نیروی ایجاد نمی‌شود.



نکته 5: سازه‌های نامعین شامل تغییر حرارتی:

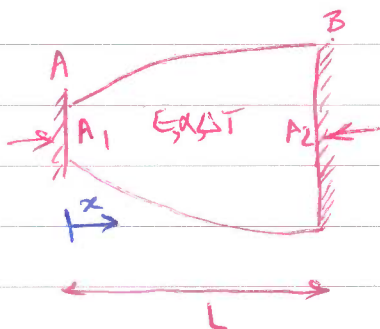


$$\Delta L = \frac{PL}{EA} + L\alpha\Delta T$$

برای آنکه نیرو در عضو فشاری نباشد $P = -P$

نکته 6: اگر بارگذاری حرارتی غیر یکنواخت باشد:

$$\Delta L_{حر} = \int_0^L L \Delta T dx$$



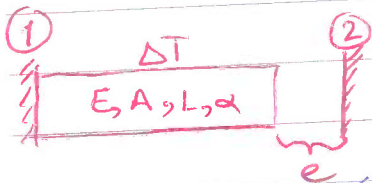
$$\Delta_B = L\alpha\Delta T - \int_0^L \frac{R dx}{EA(x)}$$

$$A(x) = A_1 + \frac{A_2 - A_1}{L} x$$

مثال

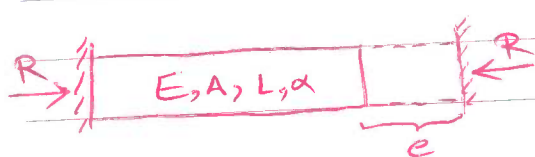
نبرسی عطا شده است برای سازه های مشخص:

حالت اول: اگر میزان افزایش طول در اثر تغییر دما در اثر افزایش دما از فضای خست e کوچکتر باشد و نیروی حاصله در نتیجه آن در محله ایجاد نمی شود.



نیروی در محله $R = 0$ if $\alpha L \Delta T \leq e$

حالت دوم: اگر $\alpha L \Delta T > e$ از نیروی کشش، نیروی فشاری ایجاد شده و باعث گسترش طول محله می شود.



$$\alpha L \Delta T - \frac{RL}{EA} = e$$

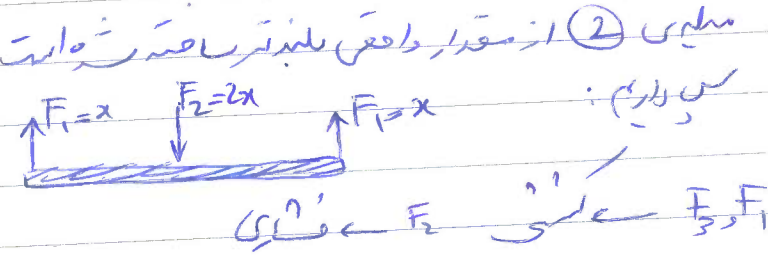
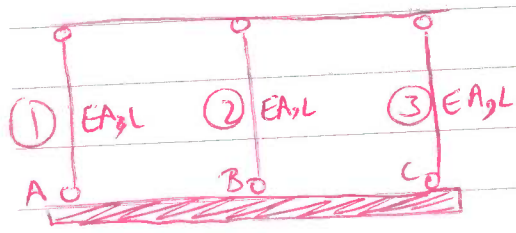
از فضای خست e →
 ← افزایش طول حرارتی
 ← کاهش طول در اثر عمل تکیه ها

$$R = \frac{EA}{L} (\alpha L \Delta T - e)$$

Result

تغییر دما را می توانیم به هم برابر یعنی میزان افزایش دما را برابر بود، تنش ها ایجاد شده در اثر حرارت کمتر و برابر مقدار اول تغییر دما می باشد.

مثال مهم 3



$$\Delta_B = \frac{\Delta_A + \Delta_C}{2}$$

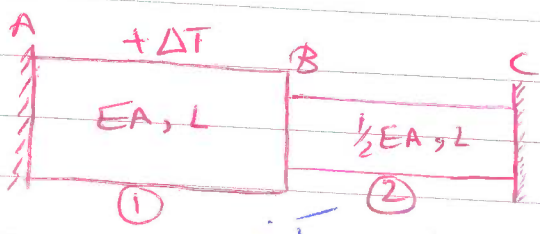
$$\Delta_A = \Delta_C = \frac{xL}{EA}$$

$$\Delta_B = e - \frac{2xL}{EA}$$

Subject:

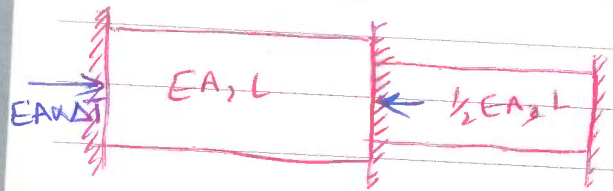
Date:

No:



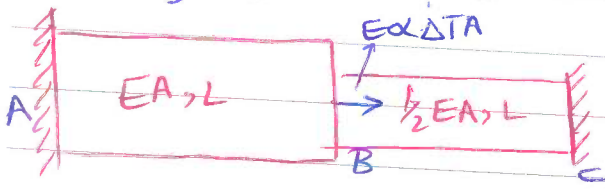
روش ستون و از طرفین درجه بندی (مهم) :
در سطح درجه بندی در هر دو طرف از سمت AB درجه ΔT دیا

تکثیر
B را می بینیم. حال عکس العملی که
در اثر نیروی حرارتی در هر دو طرف ایجاد می شود و آنرا به طرف AB اعمال می کنیم

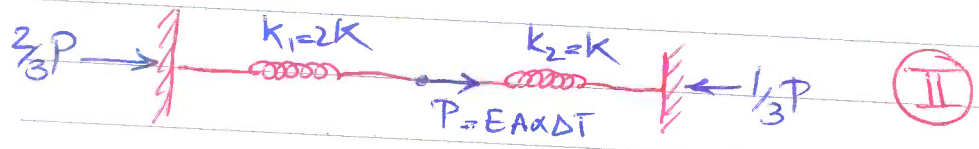


$$P = EA\alpha\Delta T \quad \text{I}$$

② B را از صفا کنیم و عکس نیروی به سمت آمده را (P) را در جهت مخالف آن نیروی درجه



③ حال این نیرو را (EAαΔT) بین دو تکیه گاه تقسیم می کنیم. با به وقت مورد الزام کشویی
فرا استفاده کنیم نسبت سطحی که فنرها به تکیه گاه ها تقسیم می شود.



④ حال توکل I و II را با هم جمع می کنیم :

$$A = EA\alpha\Delta T + (-2/3 EA\alpha\Delta T) - \left[\frac{1}{3} EA\alpha\Delta T \right] = R_c$$

$$R_c = \frac{1}{3} EA\alpha\Delta T$$



Subject:

Date:

No:

کنند باز دسته مرین در روش خطی 3

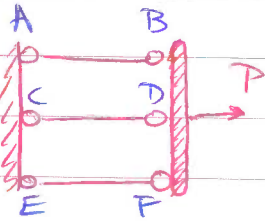
در مصلی ستن به نیروها در رسد اجمال کنیم تا خطی مساوی است را زمین ببندد

وقتی عضو کو انتر شده باشد نیرو به صورت گشتی
کنند " " " " " خطی

$$e = \frac{PL}{EA} \Rightarrow P = \frac{eAE}{L}$$

ناله سته

1) اگر گشتی تقارن وجود داشته باشد، عضو کی گتاری دارای نیروی مساوی هستند. برای هر گت
اگرین نیروی وسطی به از روش Δ سازه ای استفاده کرد.



$$F_{AB} = F_{EF} \quad \Delta_{CD} = \frac{1}{2}(\Delta_{AB} + \Delta_{EF})$$

2) منظور از انزوا سندی سازه معین
هیچ انزوا سندی سازه نامعین

محل جرم : محوس : J

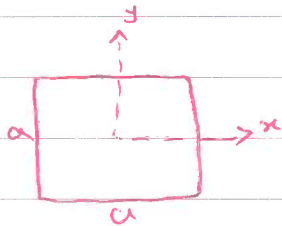
Subject:

Date:

No:

نما اینرسی قطبی $J = I_x + I_y = \int_A r^2 dA$

نما اینرسی ضد مقطع



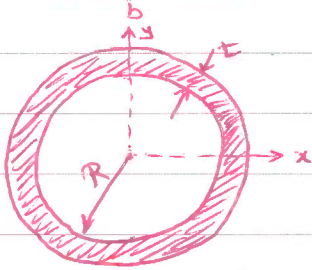
$$I_x = I_y = \frac{a^4}{12}$$

$$I_{xy} = 0$$



$$I_x = \frac{bh^3}{36}$$

$$I_{xy} = 0$$



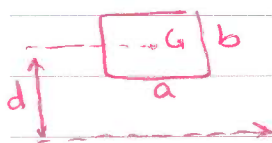
$$I_x = I_y = \pi R^3 t$$

$$I_{xy} = 0$$

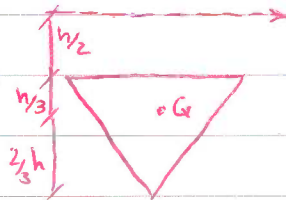
$$A = 2\pi R t$$

$$J = 2\pi R^3 t$$

* اگر مرکز سطح با یک محور باشد کسور مثبت (+) و اگر این محور از لبه باشد کسور منفی (-)



$$Q_x = Ay = abd$$

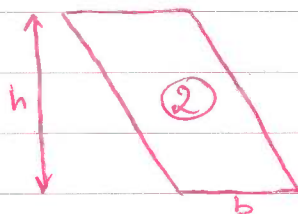
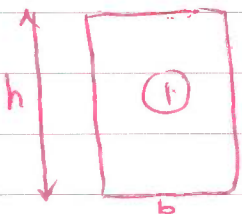


$$Q_x = \left(\frac{bh}{2}\right) \times \left(-\left(\frac{h}{3} + \frac{h}{2}\right)\right) = \left[-\frac{5}{12}bh^2\right]$$

$$r_x = \sqrt{\frac{I_x}{A}}$$

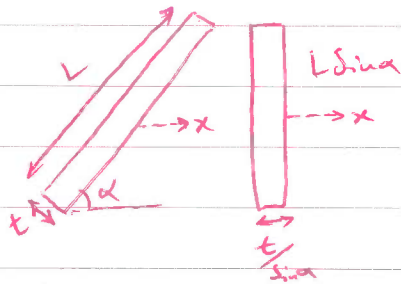
$$r_y = \sqrt{\frac{I_y}{A}}$$

نکته مهم: اگر اشیاء به موازات محورها حرکت کرده شود تغییر در مقدار اینرسی مقاطع نسبت به آن محورها ایجاد نمی شود.



$$(I_x)_1 = (I_x)_2 = \frac{bh^3}{3}$$

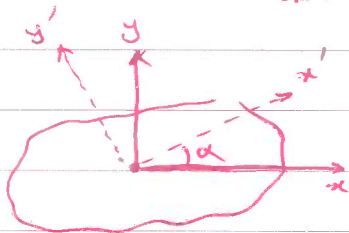
نکته 3 برای محاسبی گستر استاتی و ممان اینرسی ایضا عبارتهای طول در محور ابتدا مقصود را به بخش‌هایی به ضخامت و راستای یکسان در آن تقسیم کرده و سپس بخش‌ها را در راستای محور به محور مورد نظر تصویر می‌کنیم. در ادامه ضخامت را به گونه‌ای تعیین می‌کنیم که به صورت شکل اصلی یکسان باشد.



$$A_1 = Lt \Rightarrow A_2 = L \sin \alpha \cdot t' = Lt$$

$$\Rightarrow t' = \frac{t}{\sin \alpha}$$

$$I_x = \frac{\left(\frac{t}{\sin \alpha}\right) \times (L \sin \alpha)^3}{12} = \frac{tL^3 \sin^2 \alpha}{12}$$



محاسبی ممان اینرسی مقطع حول محورهای اصلی نکته 3

$$I_{x'} = \frac{I_x + I_y}{2} + \frac{I_x - I_y}{2} \cos 2\alpha - I_{xy} \sin 2\alpha$$

→ مثل المربع مورد

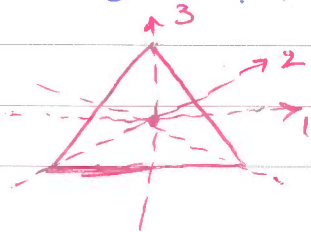
$$I_{x'y'} = \frac{I_x - I_y}{2} \sin 2\alpha + I_{xy} \cos 2\alpha$$

$$\tan 2\beta = \frac{-2I_{xy}}{I_x - I_y}, \quad I_{max} = \frac{I_x + I_y}{2} + \sqrt{\left(\frac{I_x - I_y}{2}\right)^2 + I_{xy}^2}$$

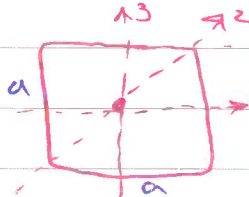
جمع مقادیر ممان اینرسی در این محورها برابر $I_x + I_y$ است

$$I_{max} + I_{min} = I_x + I_y = I_{x'} + I_{y'}$$

نکته 4: اگر دو محور تقارن غیر متعامد یا پس از دو محور تقارن وجود داشته باشد، محوری محورها عبوری از مرکز سطح آن، محور اصلی محسوب می‌شوند و مقادیر ممان اینرسی نسبت به آن‌ها یکسان است.



$$I_1 = I_2 = I_3 = \frac{\sqrt{3}}{96} a^4$$

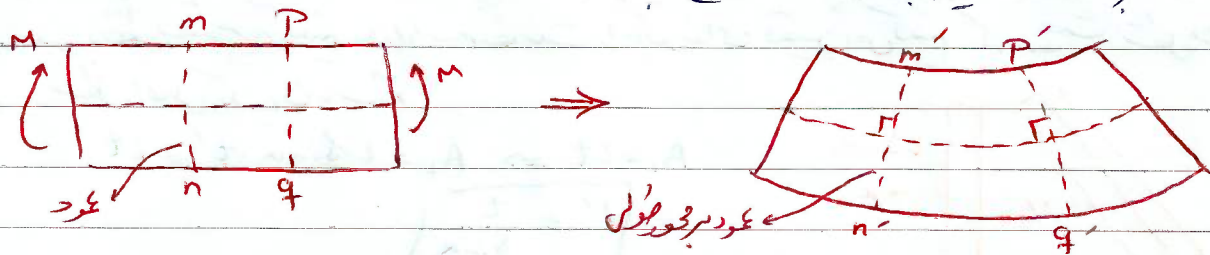


$$I_1 = I_2 = I_3 = \frac{a^4}{12}$$

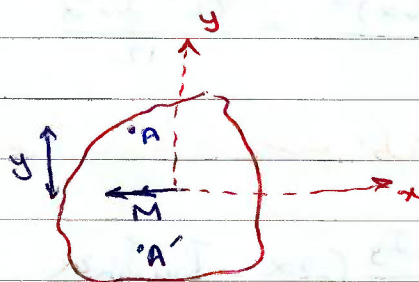
Subject:

Date: No:

* در محاسبه ضامن بدتر فرض می‌شود که مقاطع مجود بر محور طولی (مانند mn و pq) پس از بارگذاری نیز مجود بر محور طولی تیر به صورت سطح بایستی مانند



این موضوع فرض اساسی محاسبه نام دارد (تئوری اول برابری)

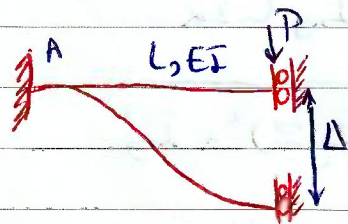


$$\sigma_A = - \frac{M y}{I_x}$$

علامت نداشته شود

محاسبه سه

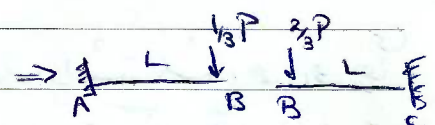
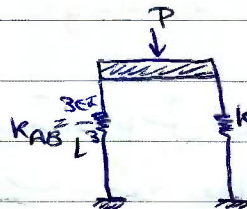
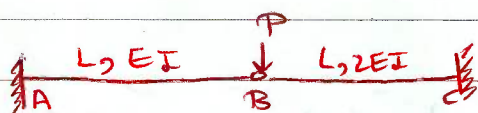
نکته: در مقاطع منظم از جمله مربع، تمام محورهای عبوری از مرکز ثقل اصلی محسوب می‌شوند



$$\Delta = \frac{PL^3}{12EI}$$

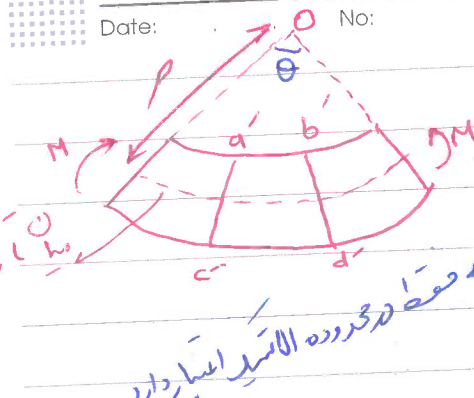
یادآوری:

نکته: برای بدست آوردن تیر معنی در نقاط A و C همان توان از تکیه فکد و توزیع نیروها بر اساس EI استفاده کرد.



$$M_A = \frac{1}{3} PL, \quad M_B = \frac{2}{3} PL$$

برای شیب انحنای مقطع در حالت خمش خالص؟



$$\frac{1}{\rho} = \frac{M}{EI}$$
$$L = \rho \theta$$

شیب انحنای
 $\frac{1}{\rho}$ انحنای
↑ ارتقعه ← انحنای +
↓ ارتقعه ← انحنای -

مقطع در محدوده الاستیک تغییر دارد

رابطه بین شیب و شیب انحنای؟

$$\left\{ \begin{aligned} \frac{1}{\rho} &= \frac{M}{EI} \\ \tau &= \frac{My}{I} \end{aligned} \right\} \Rightarrow \tau_z = -\frac{E y}{\rho}$$

$$\epsilon_z = \frac{\tau_z}{E}, \quad \epsilon_z = -\frac{y}{\rho}$$

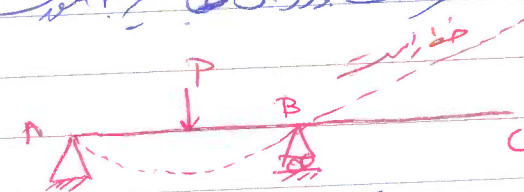
علامت منفی را میتوان به کار نبرد، در صورتی که از جهت کششی یا فشرشی بودن میماند نقطه مورد نظر را بررسی کرد.

$$\frac{1}{\rho n} = \frac{M}{K}$$

* اگر در یک مقطع $\tau = E \epsilon^n$ داریم؟

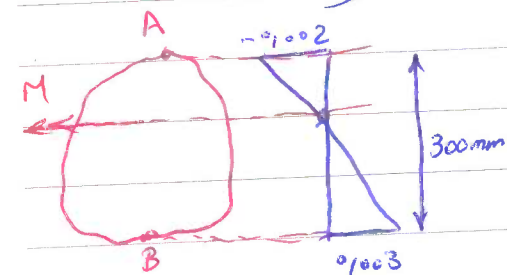
عدد n ثابت است و نسبت به شیب و انحنای مقطع

نکته: اگر در قسمتی از یک تیر تنش کششی صفر باشد پس انحنای صفر است و در آن جا تیر به صورت یک خط راست است.



$$P_{BC} = \infty$$

* اگر اختلاف کرنش در یک مقطع مد نظر بود، می توان از رابطه زیر استفاده کرد:



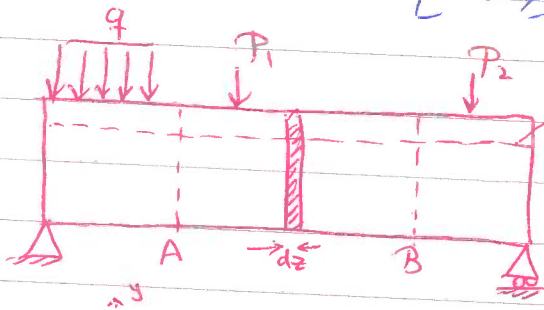
$$\epsilon_B - \epsilon_A = \frac{y_A - y_B}{\rho}$$

Subject:

Date:

No:

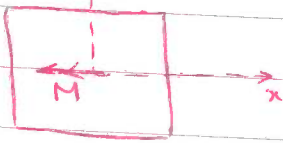
تکلیف مهم: برای بدست آوردن تغییر طول کاراله کبر من لیس:



$$\Delta = \int_A^B \frac{My}{EI} dz = -\frac{y}{EI} \int_A^B M dz$$

که سطح زیر نمودار گشتی از A تا B

گشتی عرضی در حالت گشتی خاص



$$\begin{cases} \epsilon_x = -\nu \epsilon_z = \nu \frac{y}{\rho} = \nu \frac{My}{EI} \\ \epsilon_y = -\nu \epsilon_z = \nu \frac{y}{\rho} = \nu \frac{My}{EI} \end{cases}$$

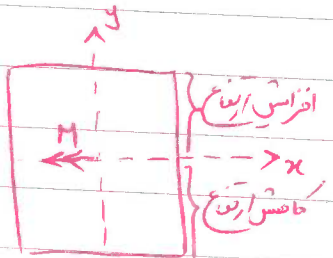
من در حالت گشتی من از تغییر شکل مقطع در این محورها رفتار افزایش پیدا و در سایر محورها رفتار خاص پیدا می شود.

بلند شدن یا چارگت x (افزایش می)



کوتاه شدن یا چارگت x (کاهش می)

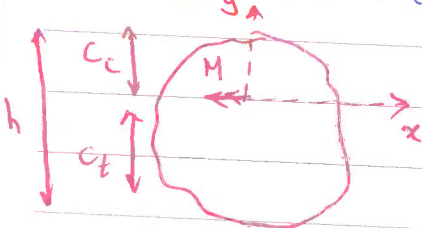
اگر اسیب در جهت y و چارگت در جهت x داریم



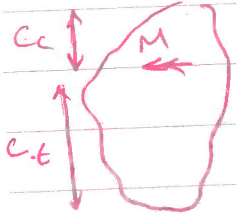
$$\epsilon_y = \nu \frac{y}{\rho} \xrightarrow{y > 0} \epsilon_y > 0 \Rightarrow \text{افزایش در جهت y}$$

$$\epsilon_y = \nu \frac{y}{\rho} \xrightarrow{y < 0} \epsilon_y < 0 \Rightarrow \text{کاهش در جهت y}$$

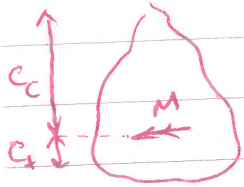
تکلیف: اگر گشتی در وسط قرار داشته باشد میزان گشتی در این جهت گشتی و افزایش (افزایش در جهت y) یکسان بوده و تغییر در این مقطع همگراست.



$$c_1 = c_2 \Rightarrow \text{تغییر همگراست}$$



ارتفاع محل مقطع از مرکز ثقل > ارتفاع مرکز ثقل از محل اعمال بار $\Rightarrow c_t > c_c \Rightarrow c_t > c_c \Rightarrow$ ارتفاع محل مقطع از مرکز ثقل > ارتفاع مرکز ثقل از محل اعمال بار

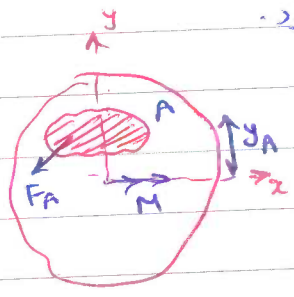


ارتفاع محل مقطع از مرکز ثقل < ارتفاع مرکز ثقل از محل اعمال بار $\Rightarrow c_c > c_t \Rightarrow$ ارتفاع محل مقطع از مرکز ثقل < ارتفاع مرکز ثقل از محل اعمال بار

دقت: چون $\epsilon = \frac{\Delta}{L}$ بین بجز در موارد خاص ϵ و ثابت است. انتگرال می‌خواهد $\int y$ در ارتفاع متغیر ϵ انتگرال می‌خواهد

توزیع کرنشی و نیروی تحمل شده در مقطع:

کرنشی در سمت راست و چپ نسبت به مقطع به نسبت EI توزیع می‌شود.



$$\frac{M_A}{\int M} = \frac{E_i I_i}{\sum E_i I_i}$$

$$F_A = \frac{M_A Q_A}{I}$$

$$Q_A = A \bar{y}$$

فاصله از مرکز ثقل تا مرکز سطح حاصله از توزیع EI از تقاطع

مها از نیروی سطح حاصله از توزیع

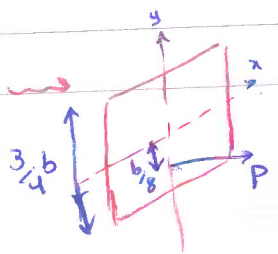
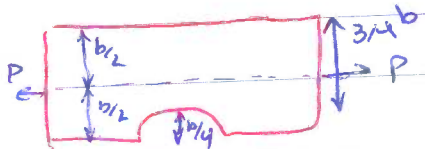
توجه \Rightarrow

$$\begin{cases} M_A = F_A y_A \\ M_A = \frac{I_A M}{I} \\ F_A = \frac{M Q_A}{I} \end{cases}$$

$$y_A = \frac{I_A}{Q_A}$$

گشتاد از مرکز ثقل تا مرکز سطح حاصله از توزیع

توجه: اگر در سندان همی از مقطع را بریده بودند شکل استوانه می‌شود و کل همی به اندازه نصف حاصل می‌شود و در مقطع ثابت به راسه نزدیک می‌شود



$$V = \frac{P}{A} + \frac{M_x}{S_x} = \frac{P}{b \times \frac{3}{4} b} + \frac{\frac{Pb}{8}}{b \times (\frac{3}{4} b)^2} = \frac{8}{3} \frac{P}{b^2}$$

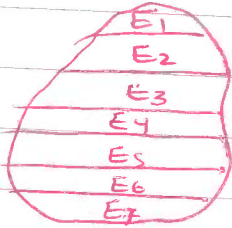
Subject:

Date:

No:

جسٹن خاص درمقاع مرکب و

اعدوش حل داریم:



1) حل بر روش همگن سازی و فرمول:

ابتداء مقاع را نسبت بکفر از مصالح تشکیل دهنده می آن همگن می کنیم

$$n_j = \frac{E_j}{E_0}$$

مردول الاستیته باره صیفا

$$\bar{y} = \frac{n_1 A_1 \bar{y}_1 + n_2 A_2 \bar{y}_2 + \dots}{n_1 A_1 + n_2 A_2 + \dots}$$

محل بارفتنی

$$\bar{I} = \sum_{j=1}^n n_j I_j = n_1 I_1 + n_2 I_2 + \dots$$

حال میا انبرسی حل مقاع را صیفا می کنیم:

I_j : میا انبرسی هر قسمت نسبت به بارفتنی

n_j : ضریب همگن

$$\sigma = -n_j \frac{M y}{\bar{I}}$$

فاصله نقطه مورد نظر از بارفتنی

ضریب همگن

میا انبرسی حل

$$M_1 = \frac{E_i I_i}{\sum E_i I_i} M = \frac{n_i I_i}{\sum n_i I_i} M$$

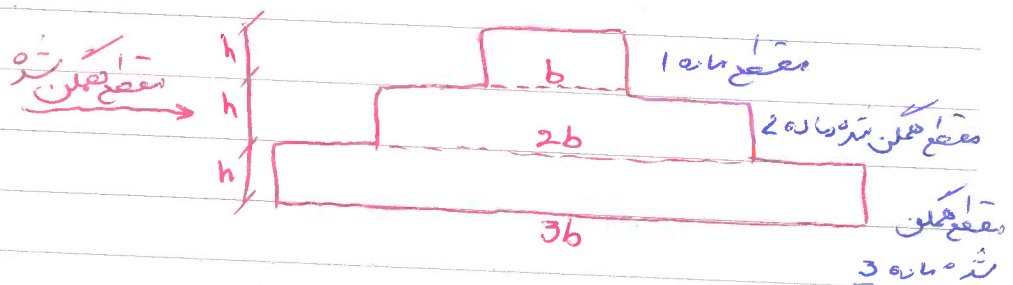
توزع ثقل

2) حل بر روش مقاع همگن شده درهم آن:

این روش برای میا سبب و شفت هندسی مقاع متجان مناسب است

در این روش ابتدا ما دست حراده را در هم میزنیم (ارتفاعات است)

| |
|------------|
| $E_1 = E$ |
| $E_2 = 2E$ |
| $E_3 = 3E$ |

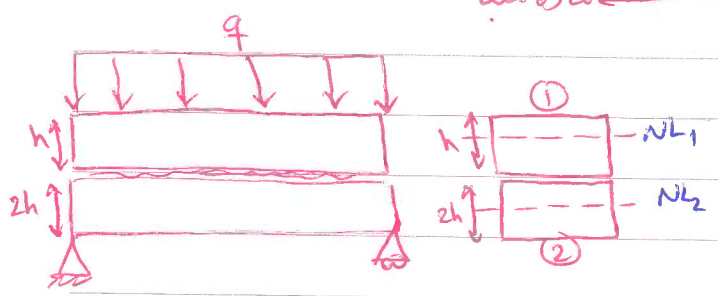


حال محل تا رفتی و در این شکل همون شده پیدا می کنیم و میا اینی کل را در این یک می کنیم

$$\Rightarrow \sigma = -n_2 \frac{M_y}{I_x}$$

نکته واقعاً مهم: در مقاطع مرکب برای محاسبی M (انحنای) از E_1 (میای) و میا اینی مقطع همون شده نسبت به آرضتی استفاده می کنیم.

در مقاطع مرکب $\Rightarrow \frac{1}{P} = \frac{M}{E \delta}$ میا اینی کل مبار میای



حس در مقاطع غیر یکبار هم: مثل اگر دو مقطع بود به از هم داشته باشیم

در این حالت (همینا) مانند دو فرمولی عمل می کنیم و کمتر رفتی و با بار وارده به نسبت E بین دو قطعه تقسیم می شود در این حالت تا رفتی محضر بود نسبت و هر قطعه یک تا رفتی دارد.

$$M_1 = \frac{E_1 I_1}{E_1 I_1 + E_2 I_2} M_{کل} = \frac{E_1 \times \frac{bh^3}{12}}{E_1 \times \frac{bh^3}{12} + E_2 \times \frac{b(2h)^3}{12}} \times M = \frac{1}{9} M, M_2 = \frac{8}{9} M$$

طول فردی نه مجبور فسی

$$I_2 = 8 I_1 \text{ و } q_2 = 8 q_1$$

$$\sigma_1 = \frac{M_1}{I_1}$$

بعد از به نسبت آوردن ایند هر قطعه و تنش هر قطعه آن مقصص که تنش جزئیتری را عمل می کند را انتخاب می کنیم و سپس مقدار آن را برابر تنش مجاز ماده قرار می دهیم و کمتر تحمل شده در حالت مجاز را به نسبت می آوریم.

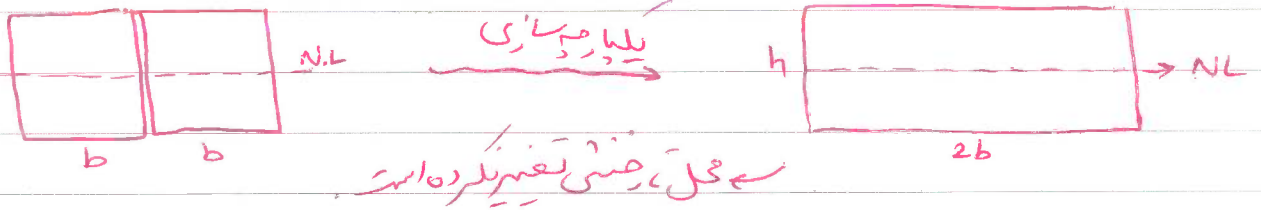
اگر از نسبت استفاده کنیم کمتر مقطع غیر یکبار هم نسبت و به یک بار تبدیل می شود

Subject:

Date:

No:

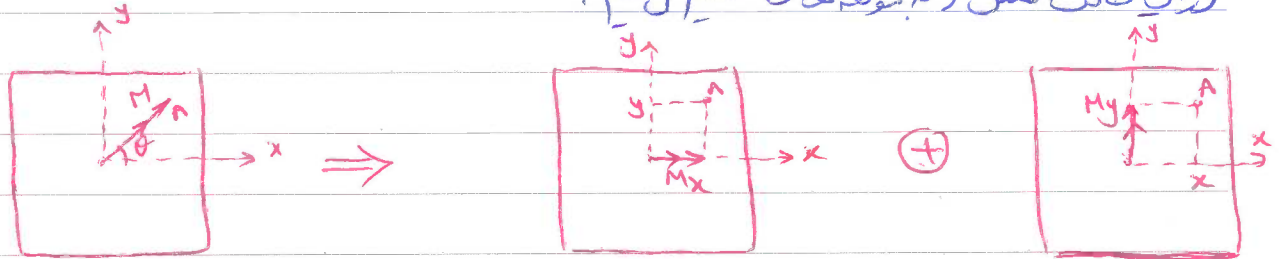
نکته جالب: اگر پس از اتصال ضیق محلی یا قفسی تغییر ندهند، با یکدیگر درون یک جسم هیچ تغییری در ویژگی‌های مقطع ایجاد نمی‌شود.
ولی اگر جاک محور قفسی تغییر کند، مقادیر قفسی در آن‌ها تغییر می‌کنند.



نکته و اهمیت: در مقاطع یکپارچه و غیر یکپارچه، اگر قفسی بین قسمت‌های مختلف همواره به نسبت EI توزیع می‌شود. باید دقت شود که در مقاطع یکپارچه، I همان اینرسی هر قسمت نسبت به قفسی واحد موجود در مقطع بوده و در مقاطع غیر یکپارچه، I همان اینرسی هر قسمت حول محور عبوری از مرکز سطح آن می‌باشد.

حالت همگروه

در این حالت قفسی را به بولهای تقسیم می‌کنیم:

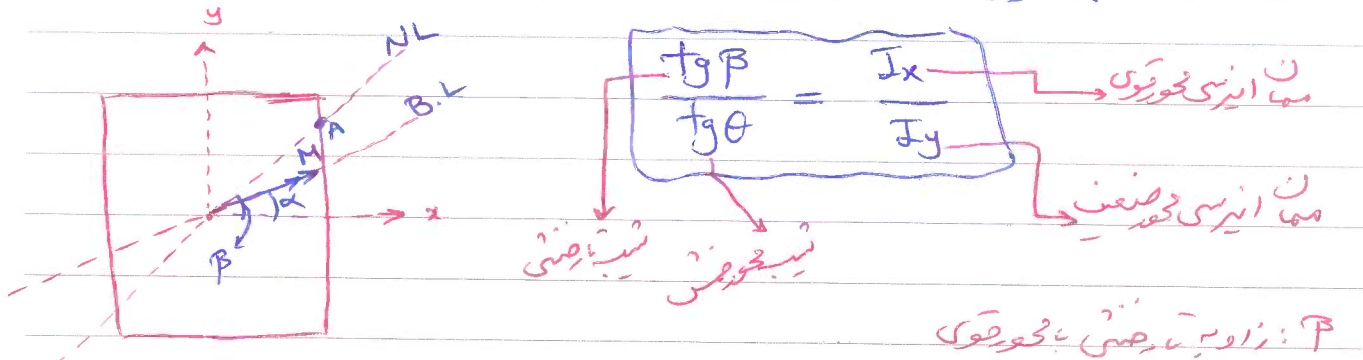


دقت: باید با استفاده از نسبت راست و راست همواره علامت‌های حاد در نقطه را نامی از حول محور و قفسی حول محور را تعیین کنیم و با جمع کردن آن‌ها از علامت نهایی نقطه مورد نظر اطلاعات کسب کنیم.

$$T_z = \frac{M \cos \theta}{I_x} y - \frac{M \sin \theta}{I_y} x$$

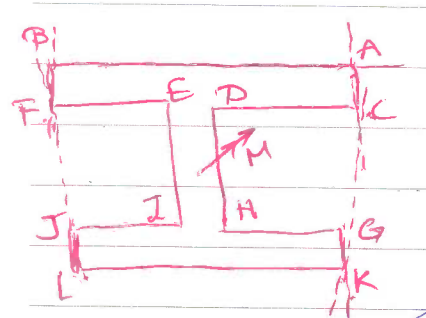
با علامت که آمده شود

نکته واقعاً مهم: در محاسبه درجتهای در یک مقطع از بعد محورها نسبت به محور ضعیف مقطع (y) حاصل می شود. اگر زاویه محورها و تقاطع نسبت به محور قوی در نظر گرفته شود، در این صورت نسبت سبب تقاطع نسبت به محور ضعیف برابر نسبت مهم اینرسی حول دو محور است.



زاویه تقاطع با محور قوی: β
 زاویه محورها با محور قوی: θ
 if $I_x = I_y$ → محورها سازه می شود

نکته: در محاسبه درجههای معادل و صداترین هاد فقط مزی خصوصاً در گوشه ها که در صحنه اصلی محاسبه می شود.



تین صداترین می دهد ← C و k و L و F و B و D
 تین صداترین می دهد ← J و D و G

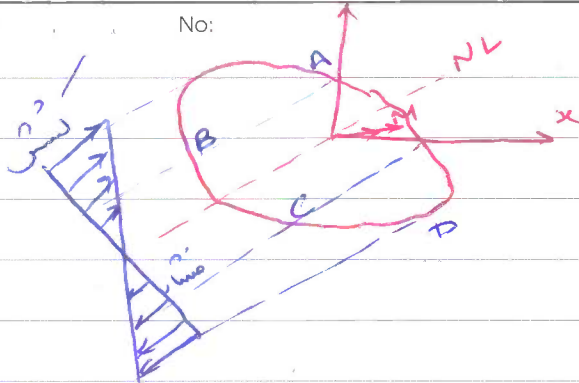
* در تقاطع تغییر طول اثر می آید. باید توجه شود که تا هاد رسمیت نسبتی دچار افزایش طول در رسمیت مستطالی دچار کاهش طول می شوند. (در راستای طولی)
 ** در مقطع کت محاسبه اگر تین دو نقطه م دی وهم علامت باشد، خط واصل بین دو نقطه به معنای تقاطع بوده و نسبت این خط برابر نسبت تقاطع است.



Subject:

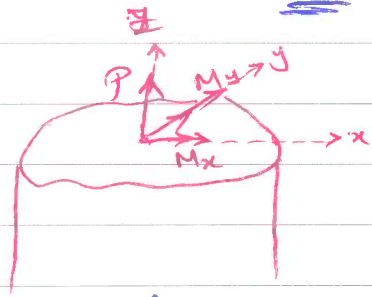
Date:

No:



EXP) تنش در A و B هم اندازه و هم رخ است
 پس خط AB و تا خطی موازی است

نکته: اگر نیروی برشی در راستای محورهای اصلی واقع شود، در این صورت استاتی تنش حاصل از آن
 محدود بر استاتی نیروی برشی قرار دارد. در این حالت محور تنش در راستای محورهای اصلی قرار می‌گیرد
 و تنش در محوره در اندازه ابعاد من شود. پس در تنش یک محوره قائمی و محور تنش بر هم منطبقند
 جهت از محور برش (B.L) عبور است



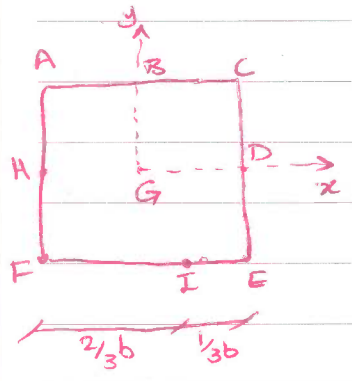
بررسی ترکیب نیروی محوری و تنش در مقطع 8

$$\sigma_z = \frac{P}{A} + \frac{M_x}{I_x} y - \frac{M_y}{I_y} x$$

* در مرکز سطح تنش همگانی قائم فاسی از کتر همگانی است و تنش ایجاد شده فقط ناشی از نیروی محوری است

$\left. \begin{matrix} x=0 \\ y=0 \end{matrix} \right\} \Rightarrow \sigma_z = \frac{P}{A} \Rightarrow \epsilon_z = \frac{P}{EA}$

کاهش در مرکز سطح



$$\epsilon_B = \frac{\epsilon_A + \epsilon_C}{2} \quad \epsilon_D = \frac{\epsilon_C + \epsilon_E}{2}$$

$$\epsilon_G = \frac{\epsilon_C + \epsilon_F}{2} = \frac{\epsilon_H + \epsilon_D}{2} = \frac{\epsilon_A + \epsilon_C + \epsilon_E + \epsilon_F}{4}$$

$$\epsilon_H = \frac{\epsilon_A + \epsilon_F}{2} \quad \epsilon_I = \frac{2\epsilon_E + \epsilon_F}{3}$$

نکته: توزیع کرنش ها:

نکته مهم: در یک مقطع مرکب، در صورتی که نیروی محوری P در مرکز سطح مقطع اثر کند، در مقطع تنش ها قائم ناشی از تنش ایجاد می شود و داریم:

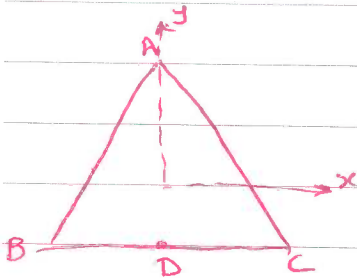
$$\sigma_z = \frac{P}{A} = \frac{P}{n_1 A_1 + n_2 A_2 + \dots}$$

n : ضریب همگنی

A : مساحت واقعی هر ماده

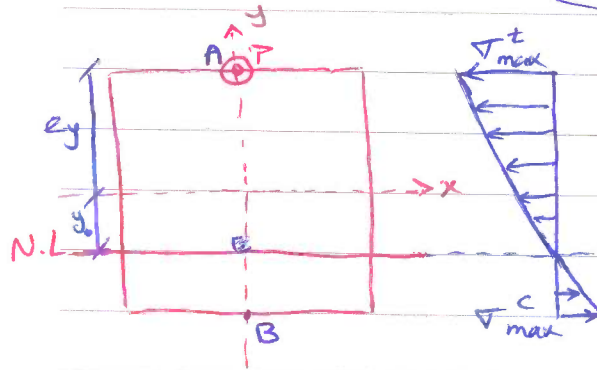
نیروی محوری به نسبت E توزیع می شود.

نکته: تنش در مرکز سطح صلب است.



$$\epsilon_G = \frac{\epsilon_A t + \epsilon_B t + \epsilon_C t}{3} = \frac{P}{EA}$$

تنش ها ناشی از نیروی محوری خارج از مرکز در یک مقطع:



A نقطه: $\sigma_{max}^t = \left| \frac{P}{A} \right| + \left| \frac{M}{S_t} \right|$
 (تنش منهای منهای)
 (اساساً مقطع منحنی)

B نقطه: $\sigma = \left| \frac{P}{A} \right| - \left| \frac{M}{S_c} \right|$
 (تنش منهای مثبت)
 (اساساً مقطع منحنی)

به نسبت آوردن محل ناصبی:

$$\sigma_{co} = \frac{P}{A} + \frac{M_y}{I_x} = \frac{P}{A} + \frac{P e_y y}{I_x} = 0$$

$$y \cdot x e_y = - \frac{I_x}{A} = - r_x^2$$

شعاع نیرال میوه اول r_x

فرج از مرکز ناصبی نیروی محوری \rightarrow فرج از مرکز ناصبی

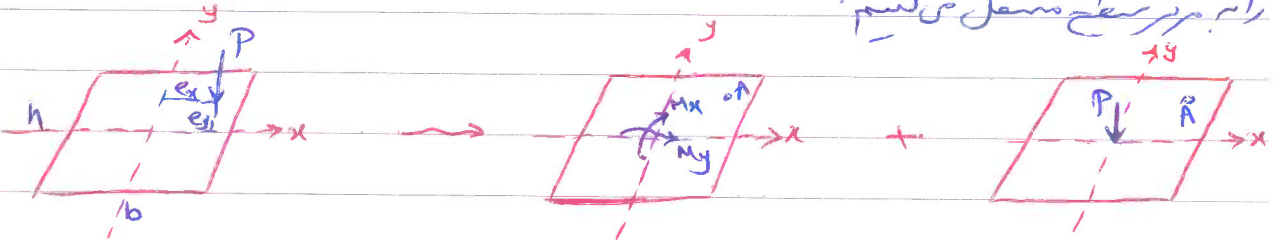
برای نیروی متری و هم برای نیروی کششی برقرار است

Subject:

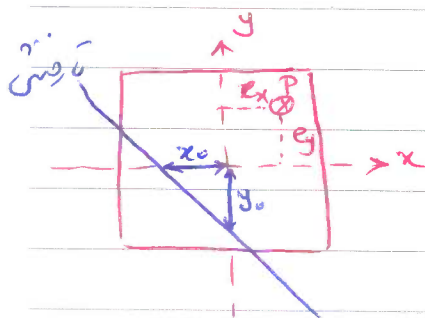
Date:

No:

* الزیاد P در راستای x و y از مرکز جابجایی نیروی P و گشتاها به صورت M_x و M_y را بر مبنای سطح مستقل می‌کنیم.



در این حالت تا وقتی مطابق شکل زیر است:



$$\begin{cases} x=0 \text{ و } x=x_0 \Rightarrow x_0 \times e_x = -\frac{I_y}{A} = -r_y^2 \\ x=0, y=y_0 \Rightarrow y_0 \times e_y = -\frac{I_x}{A} = -r_x^2 \end{cases}$$

$$\sigma = 0 \Rightarrow \frac{-P}{A} - \frac{P e_y}{I_x} y - \frac{P e_x}{I_y} x = 0 \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \frac{e_y \cdot y}{\frac{I_x}{A}} + \frac{e_x \cdot x}{\frac{I_y}{A}} = -1$$

معادله تا وقتی

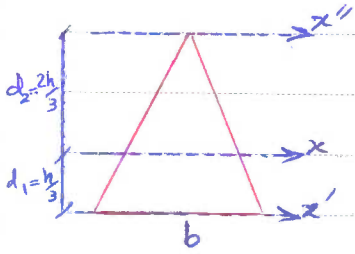
حتمه مرکزی مقطع

حتمه مقطع تا چه ای است که اگر نیروی محوری P در یکی از نقاط آن اثر کند، در این نقطه واقع در مقطع تنش حاین هم علامت با نیروی محوری ایجاد می‌شود. مثلاً اگر نیروی محوری بر صورت کششی در مقطع اعمال شود کل مقطع در کشش بوده و تنش فنی در مقطع ایجاد نمی‌شود. بالعکس

نکته: اگر نیروی محوری در درون حتمه مرکزی مقطع اثر کند تا وقتی نیروی محوری در مقطع افصح می‌کند بر این صورت قرار گرفتن تا وقتی در درون مقطع، در فرضین تا وقتی تنش ها تغییر علامت داده و تنش حاین ایجاد شده در نقاط مختلف مقطع هم علامت می‌باشد.

حتمه مرکزی مستقل یک لوزی است.
حتمه مرکزی لوزی یک مستقل است.

مهم ترین ممان اینرسی



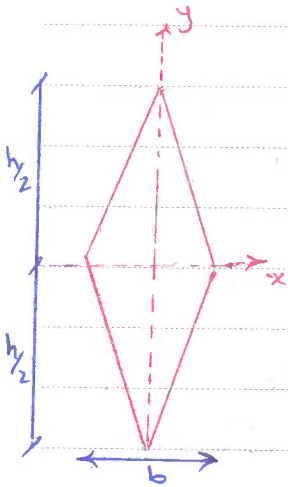
$$I_{x''} = \frac{bh^3}{36}$$

$$I_{x'} = \frac{bh^3}{12}$$

ممان اینرسی حول محور عبوری از قاعده مثلث

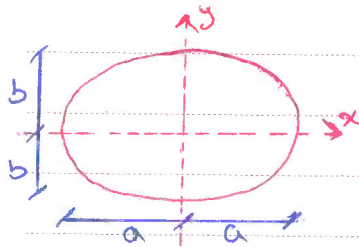
$$I_{x''} = \frac{bh^3}{4}$$

ممان اینرسی حول محور عبوری از رأس مثلث



$$I_x = \frac{bh^3}{48}$$

$$I_y = \frac{hb^3}{48}$$



$$I_x = \frac{\pi ab^3}{4}$$

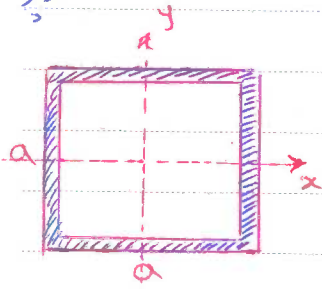
$$I_y = \frac{\pi a^3 b}{4}$$

نکته مهم: در محاسبه ممان اینرسی مقاطع هتروسنتریک می توانیم از سطح توپر متساوی‌عرضه‌شان استفاده کنیم

دایره توپر

$$I_{\text{مربع}} = \frac{a^4}{12} \Rightarrow I_{\text{قوسی}} = d \left(\frac{a^4}{12} \right) = \frac{1}{3} a^3 (da)$$

دایره توخالی مربع



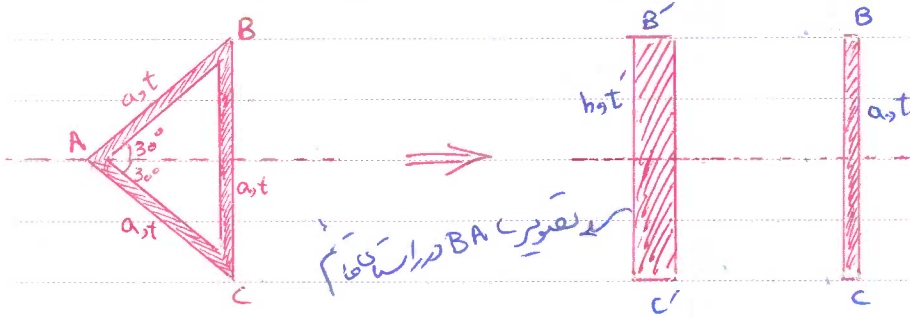
در شش‌گوشی و بیضی در وقت شش‌گوشی محور x دو ضلعیت قطع کرده است
 در جای da در فرمول با a به t قرار می‌دهیم

$$\Rightarrow I_{\text{قوسی}} = \frac{1}{3} a^3 2t = \frac{2}{3} a^3 t$$

Subject:

Year: Month: Date: ()

سوال 3: در مقطع دو برو وقتی سمت‌ها ی صورت را به قائم تبدیل می کنیم مقطع به شکل زیر می شود:

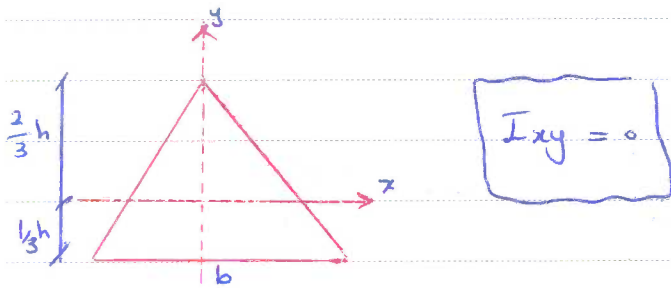


$$h = 2a \sin 30 = a \quad \text{و} \quad h \times t = 2at \quad \Rightarrow \quad t' = 2t$$

← جهت B'C'
→ جهت BAC

$$\Rightarrow I = I_{BC} + I_{B'C'} = \dots$$

Caution: اگر مقطع یک محور تقارن داشته باشد I_{xy} نسبت به محور تقارن و محور عمود بر آن نه از مرکز سطح مقطع می گذرد صفر است.



نکته: اگر مقطع دو محور تقارن محور برهم داشته باشد محورها لزوماً محورهای اصلی هستند

اگر مقطع یک محور تقارن داشته باشد → محور تقارن محور اصلی است
 محور اصلی دیگر محور برهم تقارن است نه از مرکز سطح می گذرد

محورهای دارای مماس انبساطی یا انقباضی مستقیم هستند ← برهم محورند

Subject:

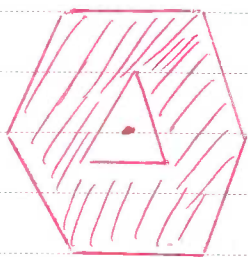
Year: Month: Date: ()

نکته ۳: اگر در یک مقطع $I_x = I_y$ باشد $I_{xy} = 0$ ← شعاع دایره محورهای خود را فقط در نقطه

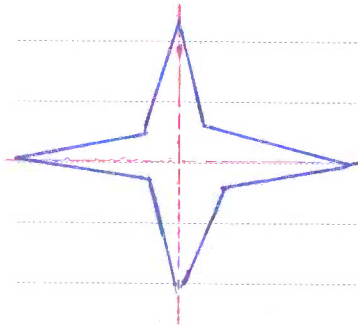
مما اینرسی مقطع نسبت به یک محور خاص است

چون I_x و I_y هم‌بستگی دارد → همه محورها اصلی اند
در نهایت محورها اصلی

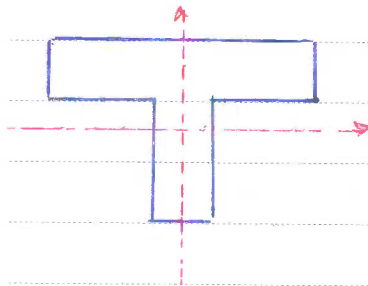
نکته ۴: در موارد زیر دایره محور تبدیل به نقطه می‌شود و تمام محورها دارای مما اینرسی یکسانند.



وقتی مرکز ثقل و n ضلعی و n ضلعی ششم به هم منطبق است



مقاطع دارای دو محور متعامد معادل به هم هستند که آن مقطع نسبت به
به این محورها متعامد برابر است



مقاطع دارای یک محور تقارن به صورتی که I مقطع نسبت به این محور تقارن
مما اینرسی مقطع نسبت به محور عمود بر این محور تقارن و گذرنده
از مرکز سطح مقطع برابر است مانند مقطع معادل در حالتی که
در آن I_x و I_y برابر است

Subject :

Year . Month . Date . ()

نکته: ضد مهم!! تفاوت تئوری تیر نوبلی و تئو شلو در این است که بر مقطع علامه بر همش بیشتر نیز وارد شود البته اگر عرض خالص باشد این دو تئوریک تفاوت ندارند.

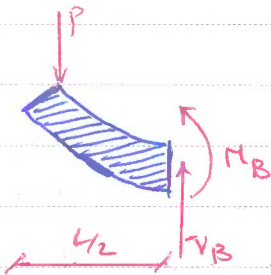
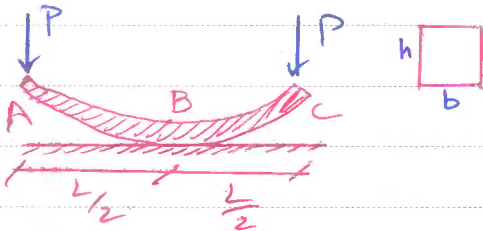
نکته: واقعاً مهم 3 وقتی همش داریم جای که کمتر مثبت است یعنی تار پایین بیشتر من افتد در این موقع طول تار پایین افزایش میابد و طول تار بالا کاهش میابد.

نکته مهم: فرض کنید ردید تیر سقا) اینجا P است و من فواید تغییر کند، سقا) الحارانه P_2 بر ساق در این صورت داریم:

$$\Delta\left(\frac{1}{P}\right) = \Delta\left(\frac{M}{EI}\right) \Rightarrow \frac{1}{P_2} - \frac{1}{P_1} = \frac{\Delta M}{EI}$$

در حالت بدون بار

سوال فواید: سقا) الحارانه B بر لوله A است تئوریک P عقده باشد تا الحارانه B صفر شود 8

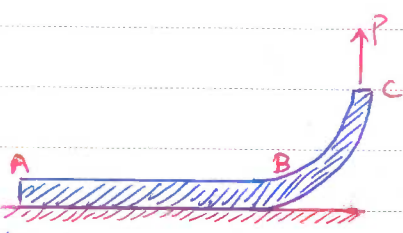


$$\sum M_B = 0 \Rightarrow M_B = -\frac{PL}{2}$$

$$\frac{1}{P_2} - \frac{1}{P_1} = \frac{\Delta M}{EI} \Rightarrow 0 - \frac{1}{P_1} = \frac{-\frac{PL}{2}}{E \times \frac{bh^3}{12}}$$

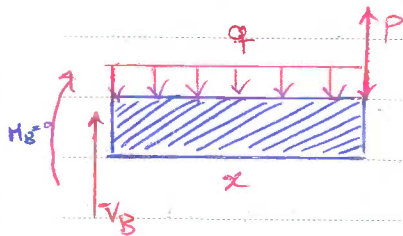
$$\Rightarrow P = \frac{Eb^3h^3}{6LR_1}$$

بنامه عالی سوال: در سطح زیر وزن واحد طول q است شعاع انحنای مبداء در B حدراست است؟
 چه طولی از این تیر تحت نیروی P از روی زمین بلند می شود؟



حل: چون تیر پیوسته است شعاع انحنای آن در B در راست
 و چپ در راست B برابر است سمت چپ B به صورت قط
 راست است یعنی شعاع انحنای آن بها نهافت است پس شعاع انحنای B بها نهافت است

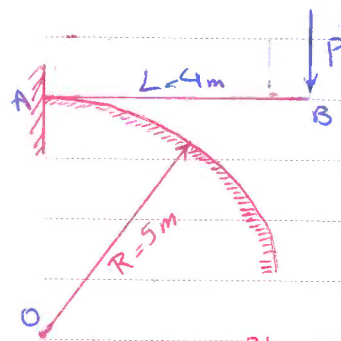
$$P_B = \infty \Rightarrow \frac{1}{P_B} = \frac{M}{EI} \Rightarrow M_B = 0$$



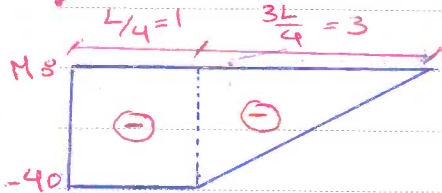
$$\sum M_B = 0 \Rightarrow Px = qx \frac{x}{2} \Rightarrow x = \frac{2P}{q}$$

که مقدار طولی که از روی زمین بلند می شود.

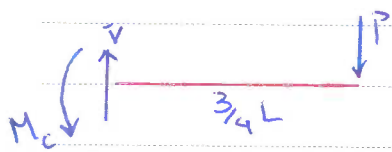
بنامه عالی سوال: یک تیر P با طول تیر روی سطح دایره ای قرار می گیرد. نمودار گشتاوری آن؟
 مقدار نیروی P ؟
 ($EI = 200 \text{ t.m}^2$)



$$\frac{1}{P} = \frac{M}{EI} \Rightarrow M = \frac{EI}{P} = \frac{200}{-5} = -40 \text{ t.m}$$



یعنی تا طولی که روی دایره ای است گشتاوری ثابت است و بعد از آن به صورت تیر کسولی کاهش می یابد.

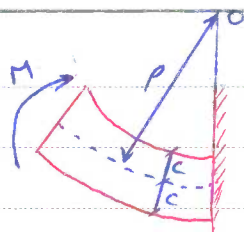
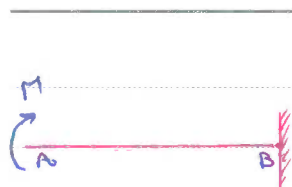


$$M_C = \frac{3}{4} PL = \frac{3}{4} \times P \times 4 = 3P$$

$$3P = 40 \Rightarrow P = \frac{40}{3}$$

Subject:

Year: Month: Date: ()



نکته طالب:

در این حالت چون تکثیر جیبی در تمام طول تکثیر است پس این ثابت است پس تغییر طول بصورت دایره خواهد بود.

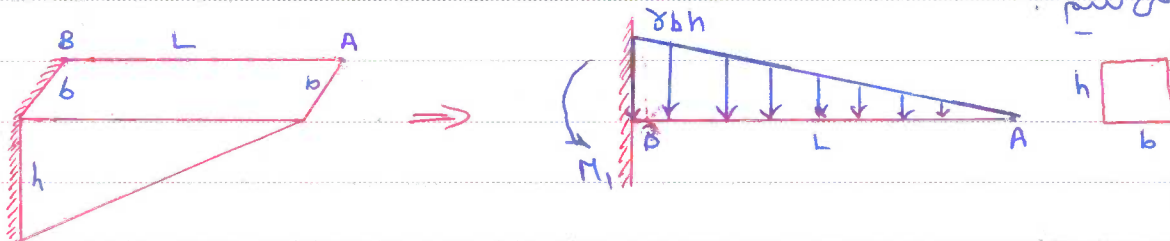
نکته واقعاً مهم: اگر نظر کنیم در راستای یکی از محورهای اصلی مقطع اثر کرده باشد، محور جیبی و محور عمق بر یکدیگر منطبق می‌شوند.

نکته بسیار کاربردی:

درمانی که حرکت اثر وزن خود قرار دارد آن را باید تکثیر بدون وزن تکثیر کرده $q = \delta A$ جابجایی می‌کنیم. (A سطح مقطع تکثیر، δ وزن مخصوص تکثیر)



در این شرایط اگر تکثیر ما صاف نبود و مقطع تغییر می‌کرد از حالتی که نسبت بار استفاده می‌کنیم:

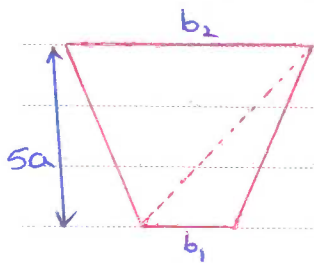


تذکره: وقتی مقطع نامتناهی داریم این مقطع کشتی با فشاری در آن برابر نسبت در طول مایل باید دوگانه هم کشتی و هم فشاری را یک کنیم و Min این دوگانه ظرفیت کشتی مقطع مایل شود.

دقت مهم: اگر در سؤال ذکر شد در حالت سیمین مقطع را باید به یاد کشتی های فشاری مدالکتر کشتی های فشاری مدالکتر هر زمان به مقدار چهار برابرند یعنی

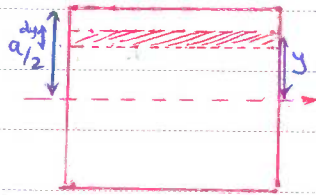
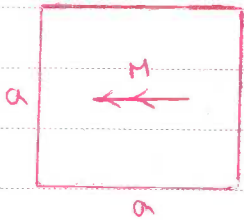
$M_{\text{کشتی}} = M_{\text{فشاری}}$

راه حل مطلب: در مقطع نامتناهی برای پیدا کردن \bar{y} راه حل زیر قابل استفاده است (تبدیل به دو مثلث)



$$\bar{y} = \frac{\frac{1}{2} \times b_2 \times 5a \times \frac{10}{3}a + \frac{1}{2} b_1 \times 5a \times \frac{5}{3}a}{\frac{1}{2} \times b_2 \times 5a + \frac{1}{2} b_1 \times 5a} = \dots$$

سؤال خوب: میزان تغییر ارتفاع مقطع روبه دور مایل تاریکتری؟



$$\epsilon_y = -\nu \epsilon_z = \nu \frac{M y}{E I}$$

$$dh = \epsilon_y dy = \nu \frac{M y}{E I} dy$$

$$\Delta h = \int_{-a/2}^{a/2} dh = \dots$$

$$y_1 = 0 \Rightarrow \epsilon_{y_1} = \nu \frac{M y}{E I} = 0$$

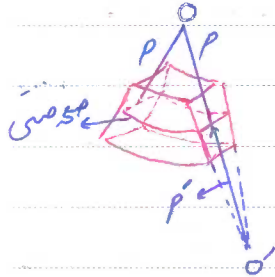
$$y_2 = a/2 \Rightarrow \epsilon_{y_2} = \nu \frac{M y}{E I} = \frac{\nu M a}{2 E I}$$

راه حل ساده تر

$$\bar{\epsilon}_y = \frac{\epsilon_{y_1} + \epsilon_{y_2}}{2} = \frac{\nu M a}{4 E I} \Rightarrow \Delta h = \bar{\epsilon}_y \times h = \frac{\nu M a}{4 E I} \times a/2 = \frac{\nu M a^2}{8 E I}$$

Subject:

Year: Month: Date: ()



نکته: مرکز انحنای تیر (نقطه O) و مرکز انحنای مقطع عرضی (نقطه O')

در دو طرف تیر قرار دارند.

$$\frac{1}{p'} = \frac{2}{p}$$

نواسن

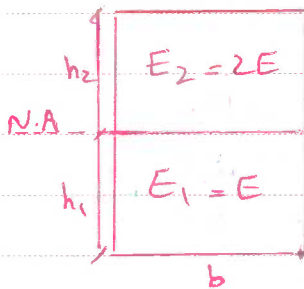
شعاع انحنای مقطع عرضی < شعاع انحنای تیر

*** اصل جمع آثار برای انحنای مقطع تیر شعاع انحنای مقطع صاف است.

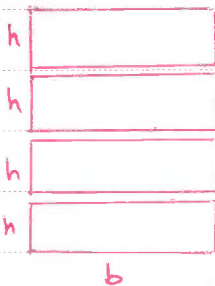
مثلاً اگر انحنای مقطع M_1 برابر $\frac{1}{p_1}$ و M_2 برابر $\frac{1}{p_2}$ باشد برای لنز $M_1 + M_2$ انحنای $\frac{1}{p_1} + \frac{1}{p_2}$ داریم.

نکته مهم: وقتی مقطع غیرهگن داریم وقت شود کمرش فقط با فاصله از محور ضعیف متناسب است و به ضعیف مقطع ربطی ندارد. فقط شش است در سه و وابسته است.

نکته مهم: برای پیدا کردن محور ضعیف و حالت چشمی حالت، مماساتیک (AY) حول محور ضعیف همراست یعنی:



$$Q_1 = Q_2 \Rightarrow n_1 A_1 \bar{y}_1 = n_2 A_2 \bar{y}_2$$



نکته سنی 3: اگر n تیرها به یک اندازه روی یکدیگر قرار داشته باشند و با هم به یکدیگر چسبانیم نیز عدالت $\frac{1}{n^2}$ برابر می شود.

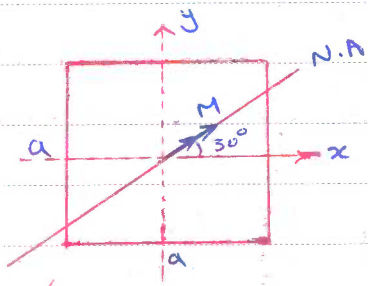
مهم

بزرگ آوردن کلی با جسی در محورها دو محوره 3

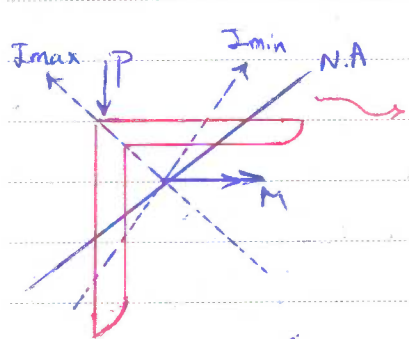
$$\text{در بار جسی} \rightarrow T=0 \Rightarrow \frac{(M \cos \theta) y}{I_x} - \frac{(M \sin \theta) x}{I_y} = 0 \Rightarrow \boxed{y = \left(\frac{I_x}{I_y} \tan \theta \right) x}$$

نکات مهم:

- 1) محوری در جسی دو محوره همواره بین محور جسی و محور ضعیف قرار می گیرد
- 2) اگر $I_x = I_y \rightarrow \theta = 45^\circ \rightarrow$ محور جسی منطبق بر محور جسی \rightarrow جسی در محوره



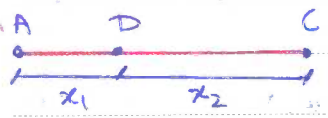
- 3) در صورتی مستقیم تمام محورها مقطع محور اصلی اند \rightarrow همواره محوری بر محور جسی منطبق است



جابجایی در جسی زیر به جای محوری تو می شود
بین محور ضعیف و محوری

نکته: اگر نیروی محوری هم راسته با جسی محوری از مرکز سطح عبور می کند

نکته و ابعای مهم: برای محاسبه جسی در بعضی از اجزاء داریم



$$\boxed{E_D = \frac{x_2 E_A + x_1 E_C}{x_1 + x_2}}$$

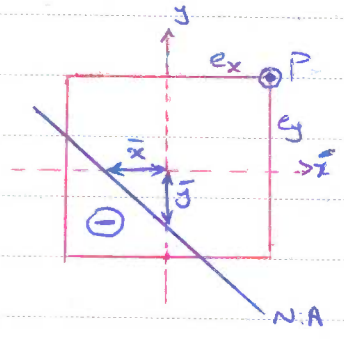
Subject:

Year. Month. Date. ()

نکته سوال: اگر در سوال گفته بوده معادله کرنش را بدست بیاورید چون تغییر کرنش خطی است آن را به صورت زیر در نظر می گیریم

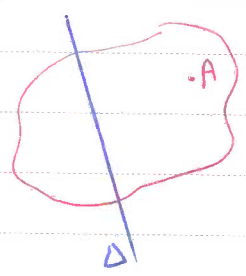
$$\epsilon(x,y) = ax + by + c$$

حال با قرار دادن معادله کرنش ها آن ها مقادیر a و b و c را بدست می آوریم



نکته ۴۴: وقتی بار منحن محور داریم خروج از مرکزیت نیرو و محور صفتی لزوماً در طرفین آن محور رخ می دهد. محور صفتی و نیروی P در طرفین مرکز سطح قرار می گیرند. خروج از مرکزیت به معنی نزدیک نبودن آن به بی نهایت ندارد.

$$\bar{x} = \left| -\frac{I_y}{Ae_x} \right| \quad \bar{y} = \left| -\frac{I_x}{Ae_y} \right|$$



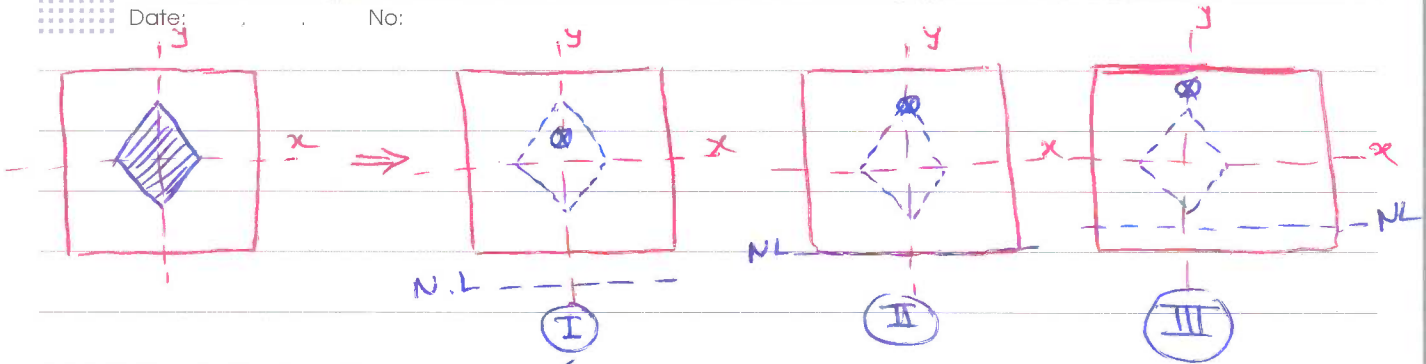
فصلی روابط بین نیرو و محور صفتی: اگر نیروی محوری در نقطه دلخواه A اثر کند و محور صفتی متناظر آن خط Δ باشد، میانه متقابلاً نیروی محوری در هر نقطه ای از خط Δ اثر کند. محور صفتی متناظر آن از نقطه A خواهد گذشت.

نکته کاربردی: رابطه $\frac{1}{P} = \frac{1}{P_1} + \frac{1}{P_2}$ فقط برای حالت الاستیک صاف است. اگر حالت الاستیک نبود و مثل $V = EE^n$ بود داریم:

$$M = M_1 + M_2 \Rightarrow \tau_{xy} = \tau_1 + \tau_2 \Rightarrow EE^n = EE_1^n + EE_2^n$$

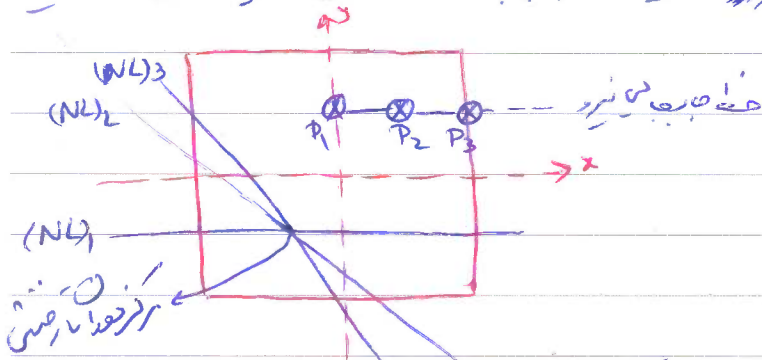
$$\left(\frac{1}{P}\right)^n = \left(\frac{1}{P_1}\right)^n + \left(\frac{1}{P_2}\right)^n$$

نکته تست: با k برابر شدن با بارهای \leftarrow **روایت** \leftarrow **الاستیک** \leftarrow **تغییر انقباضی صلب** $\frac{P}{k}$
 \leftarrow **پلاستیک** \leftarrow $\frac{P}{P}$



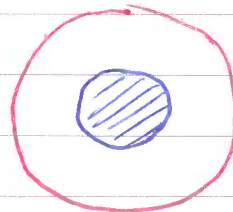
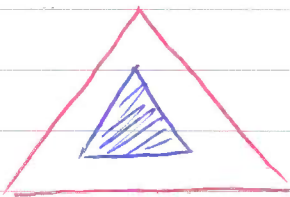
- I) همه نقاط مقطع تحت فشار قرار دارند = تا وقتی مقطع را قطع نمی کنند = نیروی P داخل محدوده مقطع (I)
- II) همه نقاط مقطع تحت فشار قرار دارند = تا وقتی نیروی P در مرکز جاذبه است = نیروی P در مرکز جاذبه (II)
- III) تنها قسمتی از نقاط مقطع تحت فشار دارند = تا وقتی مقطع را قطع می کنند = نیروی P خارج از محدوده (III)

نکته حایل: اگر در یک مقطع نیروی محوری بر روی یک خط جاذبه جاسود تا وقتی در این حالت حول یک نقطه متحرک دوران می کنند و بالعکس.



برای بدست آوردن هسته یک مقطع تا وقتی که محور طول روی مقطع خطی بوده و محل اثر بار P را بدست می آوریم. از فصل کردن این نقاط به یکدیگر فرض می کنیم که نیروی ایستایی شود.

هسته مرکزی یک n ضلعی در کوئتر از مقطع بوده و همچنین اگر مقطع حول یک محور یا مرکز ثقل باشد هسته مرکزی آن نیز حول آن محور یا مرکز ثقل است.



مضامین: جابجاری عرضی (برش)

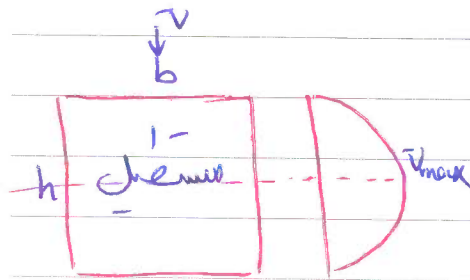
Subject:

Date:

No:

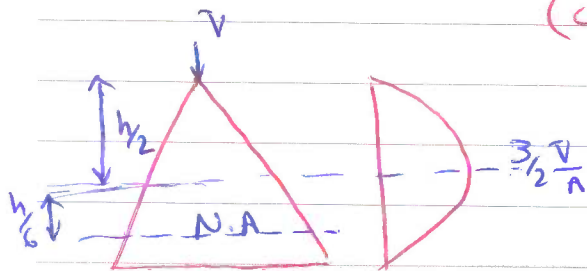
$$\tau = \frac{VQ}{It}$$
 مساوی بالای محور عرضی \bar{A}
 صفا متعلقه ای که داریم بزرگی می کنیم
 که میانگین کل مقطع

* برش بر طرف محسوس و بیضی در وسط استر مدالتر است !!



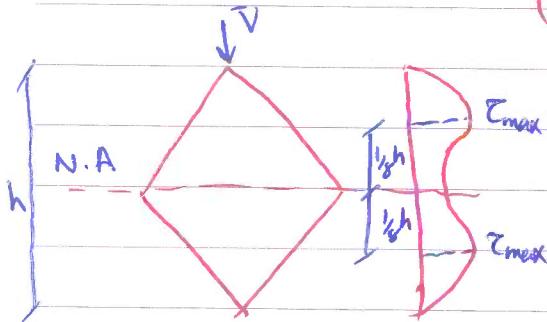
$$\Rightarrow \tau_{max} = \frac{3}{2} \frac{V}{bh} = \frac{3}{2} \frac{V}{A}$$

τ_{max} در وسط مستطیل اتفاق می افتد. (روی آرضی)



$$\tau_{max} = \frac{3}{2} \frac{V}{A}$$

τ_{max} در وسط مثلث اتفاق می افتد. (روی آرضی نیست !!)



$$\tau_{max} = \frac{9}{8} \frac{V}{A}$$

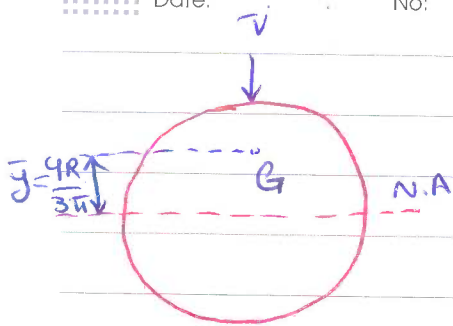
τ_{max} در $h/8$ اتفاق می افتد

نتایج مهم:

مستطی

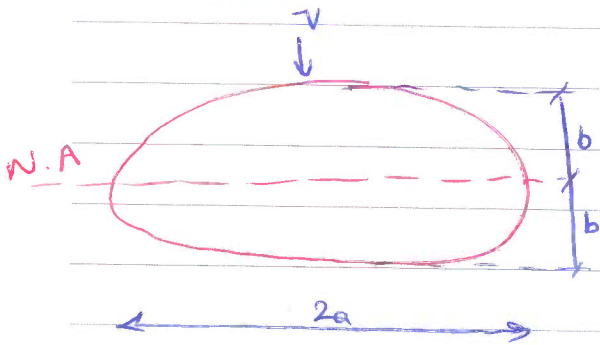
لوزی

دایره 8



$$Z_{max} = \frac{4}{3} \frac{V}{A}$$

Z_{max} در محل آرسی برح ص دص

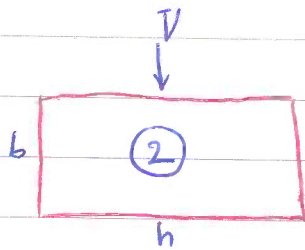
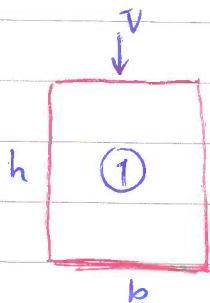


$$Z_{max} = \frac{4}{3} \frac{V}{A} = \frac{4}{3} \frac{V}{\pi ab}$$

بصی 9

Z_{max} در محل آرسی برح ص دص

توجه: در صورتی که مقطع مستطیل 90 درجه بچرخد تنش برشی حد اکثر و مقادیر برشی مقطع تغییر نمی کند.



$$Z_{max,1} = Z_{max,2} = \frac{3}{2} \frac{V}{bh}$$

* در دو مقطع هم تنش مقادیر برشی با تنش برشی حد اکثر رابطه عکس دارد:

$$\frac{\text{مقاومت برشی مقطع (1)}}{\text{مقاومت برشی مقطع (2)}} = \frac{Z_{max,2}}{Z_{max,1}}$$

یعنی اگر در محور راست تند باشد که کنیم
با هم بصورت هم وطنی کنیم

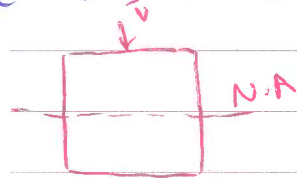
نسبت مقاومت ها تغییر نمی کند چون صلب یکی است

Subject:

Date:

No:

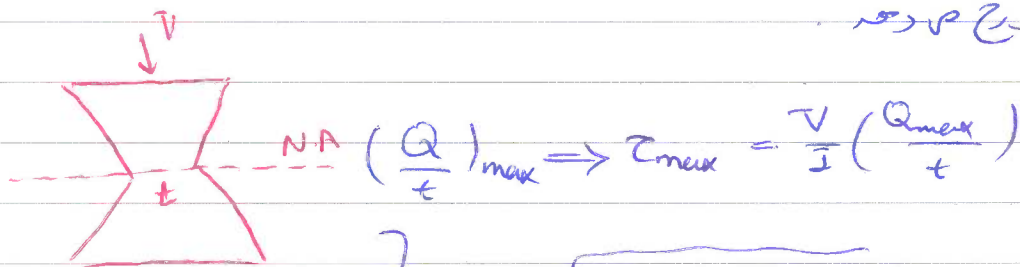
نکته مهم: اگر ضوابط در طول بدنه مقطع ثابت باشد، تنش ماکزیمم برشی در محل نایبش مقطع



$$\tau_{max} = \frac{V Q_{max}}{I t} = \frac{3}{2} \frac{V}{A}$$

خارجی دهه

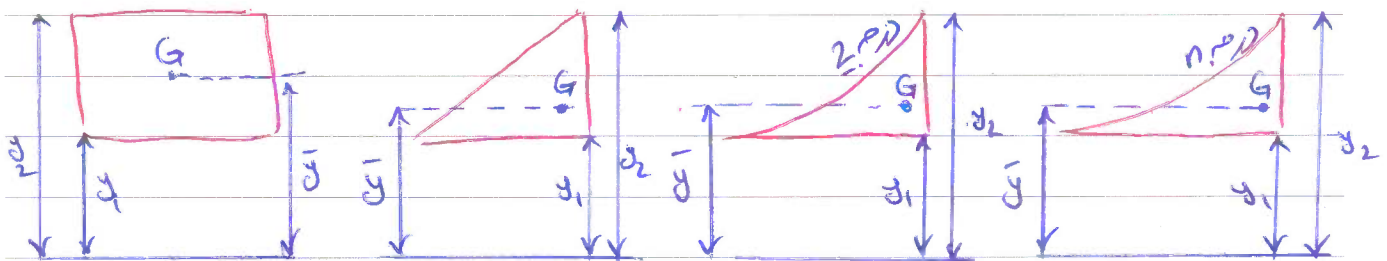
اگر با نزدیک شدن به محورها، ضوابط مقطع کاهش یابد پس در محورها تنش دوباره ماکزیمم تنش برشی رخ میدهد



در این حالت $\tau_{max} > \frac{3}{2} \frac{V}{A}$ \rightarrow جانب

در مقاطع که کمتر ضوابط در محل نایبش رخ می دهد، تنش برشی ماکزیمم ممکن است در محل محورها رخ دهد.

نکته کاربردی برای نسبت آوردن \bar{y}

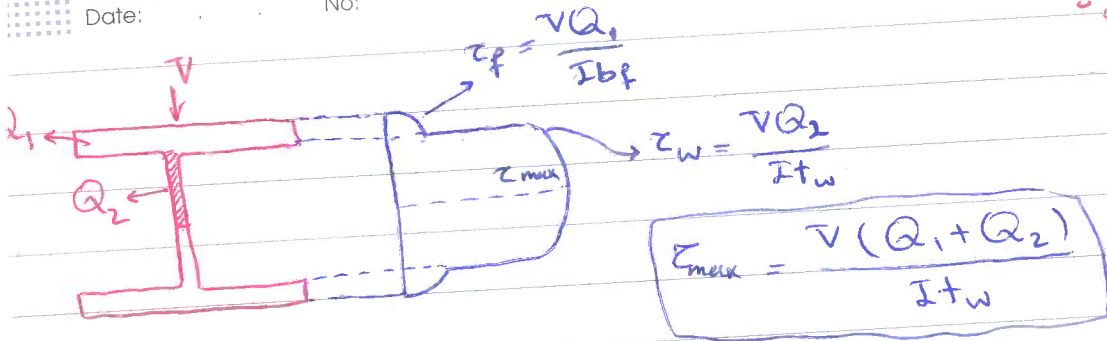


$$\bar{y} = \frac{y_1 + y_2}{2}$$

$$\bar{y} = \frac{2y_1 + y_2}{3}$$

$$\bar{y} = \frac{3y_1 + y_2}{4}$$

$$\bar{y} = \frac{(n+1)y_1 + y_2}{(n+2)}$$



تنش برشی قائم در بال های مقطع معادله ای دارند و بال های مقطع برش کمی را تحمل می کنند. از جرم وجود بال ها باعث می شود که تنش برشی در بال ها کم شود. تنش اصلی در بال ها، تحمل کنترکشنی دارد در مقطع میانی و ضخیم اصلی جان مقطع، بلکه در کمرین مقطع و اتصال دو بال به بدنه نیز در این محل کنترکشنی می باشد.

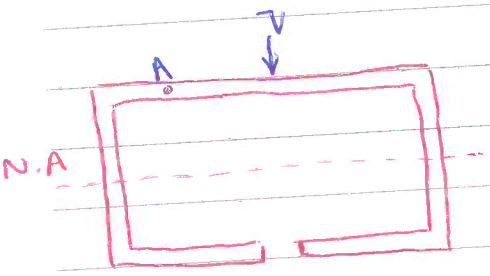
نکته: اگر در مقطع در هم در هم برادارند و تنش برشی ما را رسم را افزایش می دهد نسبت به $\frac{Q}{t}$ در هر جا که مقطع ضعیف کنیم تا بیش در همان نسبت ما را هم می شود.

تنش برشی در واحد طول

$$q = z \times t = \frac{VQ}{It} \times t = \boxed{\frac{VQ}{I}}$$

تنش برشی در مقاطع هدرنازک

① تنش برشی قائم لغو در هدرنازک



در این حالت چون عرض در مقطع نسبت به هدرنازک ناچیز بوده پس از آن صرف نظر می شود.

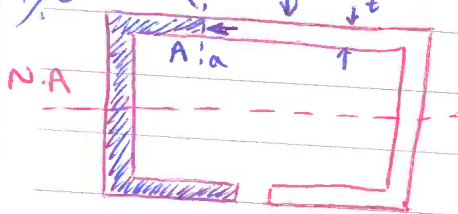
س در مقاطع هدرنازک فقط تنش برشی افقی برای ما مهم است →

Subject:

Date:

No:

برای این شکل مقطع
توسط محور

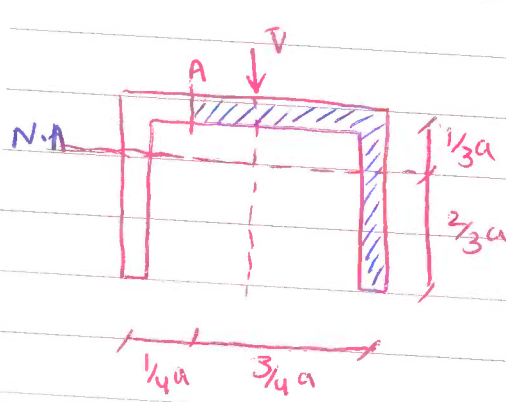
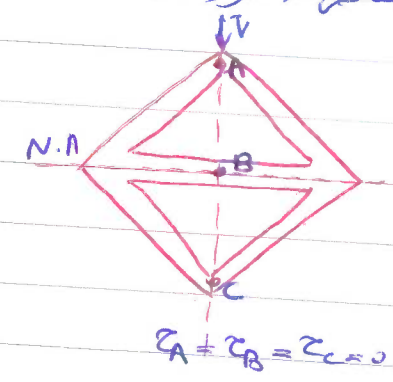
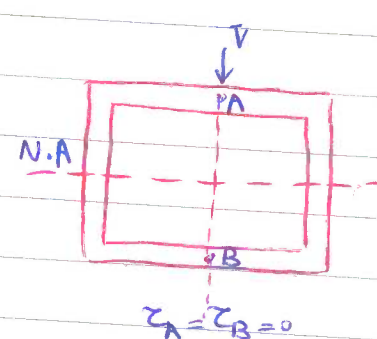
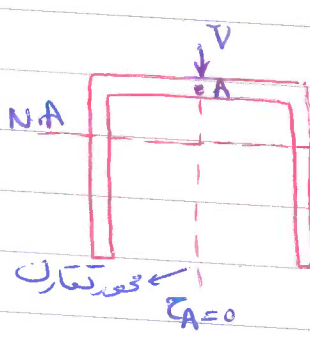


2) شش برشی افقی (بروزات) برابر 2
برشی را در نقطه مورد نظر رسم تا مقطع را به دو قسمت
مخزانتیم کند در این شرایط $t = aa'$ است
و برای محاسبه Q سمت چپ و روبرو سه جهت محوری
راغب می کنیم

$$z_A = \frac{VQ}{It}$$

برشی می کند که در طرف مقطع aa' را
برای محاسبه Q در نظر بگیریم

بله 3) اگر مقطع چهارضلعی در آن محور تقارن باشد و نیروی برشی در راستای آن محور تقارن اثر کند
در نقاط محوری تقارن، مقطع را قطع می کنند، شش برشی برابر خواهد بود



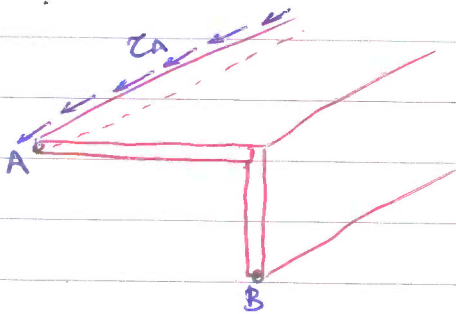
مثال 3
چون چهارضلعی است شش برشی قائم = 0
برای محاسبه Q افقی را به دو جهت
حاصل آورده را غاب کنیم
 $Q = Q_{افقی} + Q_{قائم} = A_1 \bar{y}_1 + A_2 \bar{y}_2$

$$Q = \left(\frac{3}{4}at\right) \times \left(\frac{1}{3}a\right) + (at) \times \left(\frac{1}{2}a - \frac{2}{3}a\right) = \frac{1}{12}a^2t$$

$$\Rightarrow z_A = \frac{VQ}{It} = \frac{V \times \left(\frac{1}{12}a^2t\right)}{\frac{1}{3}a^3 \times t} = \left(\frac{1}{4} \frac{V}{at}\right)$$

جواب جمع و در مثال قبل چون مرکز سطح سمت قائم زیر محور منتهی بود، مماس استاتیکی آن را منتهی گرفتیم.

ایده ۱ حل سوال ۲ برین؟

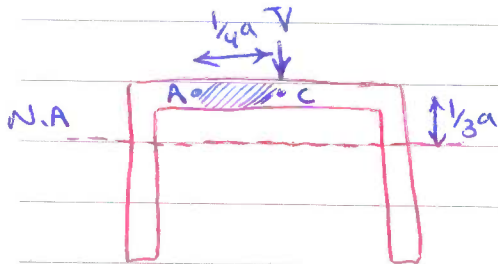


ایده ۱ در این ایده می توانیم جریا برین را در نظر گرفت. در این حالت می نویسیم:

$$\tau_A \times t + \tau_B \times t = \frac{VQ}{I} \quad (\tau_B = 0) \Rightarrow \tau_A = \frac{VQ}{It}$$

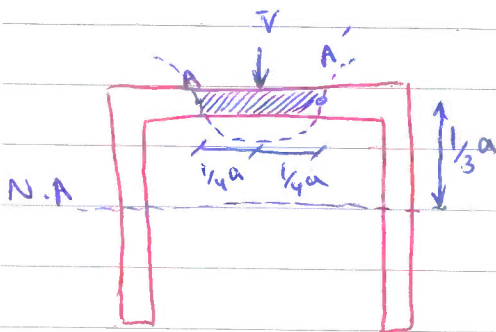
چون سطح آزاد تقس است

ایده ۲ برای جی سیمی شش برشی در A، می توانیم ابتدا اعطاء شش برشی صفر را در موقع مشخص کرد پس با برین در مقطع سمت چپ و در طرفه را طوری در نظر گرفت که در یک سمت آن نقطه شش برشی صفر در سمت راست نقطه A قرار داشته باشد.



$$\tau_A \times t + \tau_C \times t = \frac{VQ'}{I}$$

$$\tau_C = 0 \Rightarrow \tau_A = \frac{VQ'}{It} = \frac{V \times (a \times t \times 1/3 a)}{(1/3 a^3) \times t} = \frac{1}{4} \frac{V}{at}$$



ایده ۳: ثابت قطب من نقطه A، را به تقاسیم A و هر دو لیم چون A و B است پس شش برشی لکان ها باید یکدیگر برابر است.

$$\tau_A \times t + \tau_{A'} \times t = \frac{VQ''}{I}$$

$$\tau_A = \tau_{A'}, \quad Q'' = (1/2 at) \times 1/3 a = 1/6 a^2 t$$

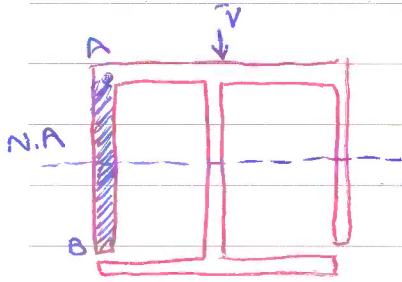
$$\Rightarrow 2\tau_A \times t = \frac{VQ''}{I} \Rightarrow \tau_A = \frac{1}{4} \frac{V}{at}$$

Subject:

Date:

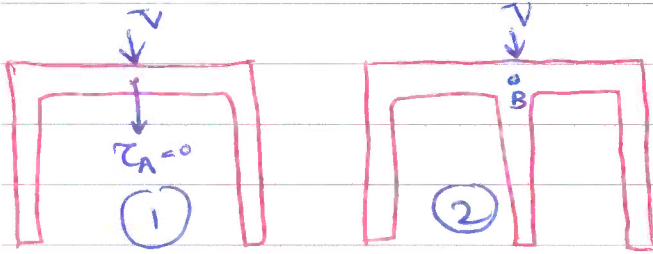
No:

سوال در نقاط تنش برشی صفری بود ۲۲



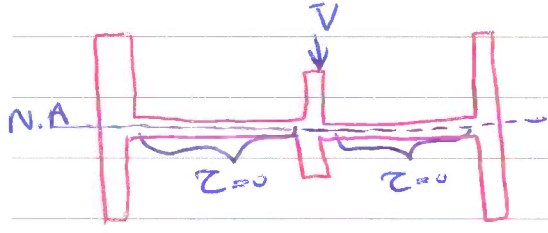
- (۱) نقاط مانند B که سطح آزاد تنش هستند
- (۲) نقاط مانند A، که میان استاتیک سطح ها موجوده

حلقه محوری صفر است.
 (۳) در محل برخورد مقطع با محور تقارن مقطع برشی در امتداد آن
 در ساری که هیچ عضو که مقطع در امتداد آن محور تقارن قرار نداشته باشد. (۲۲)

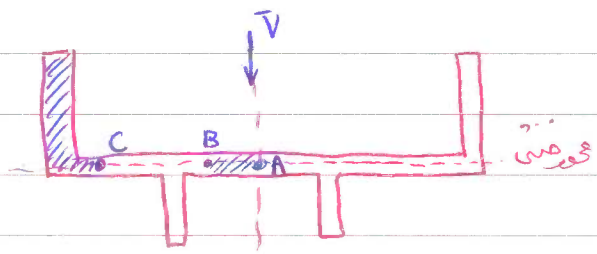


در نقطه A $z_A = 0$
 در نقطه B تنش برشی B تعریف
 نمی شود چون یک عضو بر آن است

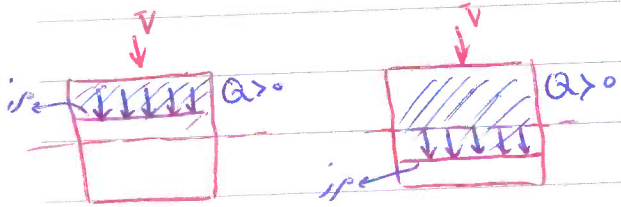
نکته مهم: در مقطع جدا باز اگر محور تقارن محوری باشد، تنش برشی بر روی آن جدا صفر است.



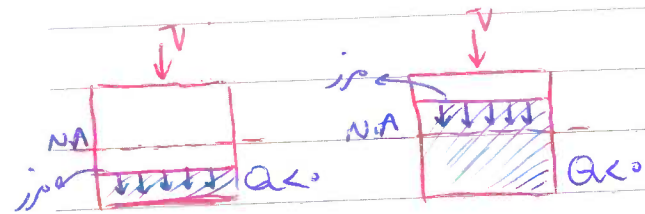
چون سطح Q_{AB} در نقطه A و B صفر است
 اما تنش برشی در نقطه C صفر نیست
 چون $Q_C \neq 0$



ترسیم جریان برش در مقاطع چهارضایک :

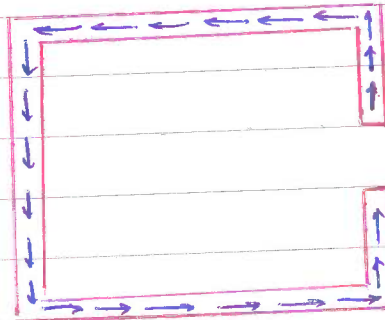
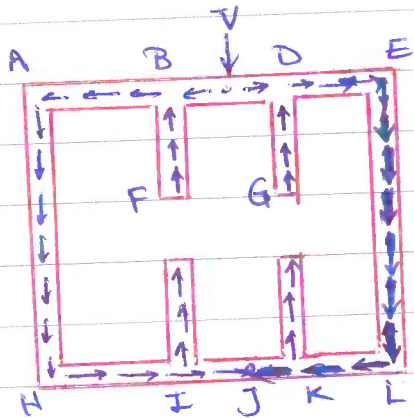


1) اگر مصالح استند سطح چهارضایک باشد \oplus باشد
 چون برش به صورت عمود بر سطح مورد نظر به مرکز آن نزدیک می شود.

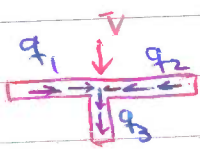


2) در صورتی که مصالح استند سطح چهارضایک نسبت به تقاطع \ominus باشد، چون برش به صورت عمود بر سطح مورد نظر از مرکز آن دور می شود.

دو شکل زیر مهم :



اصل پیوستگی جریان برش :



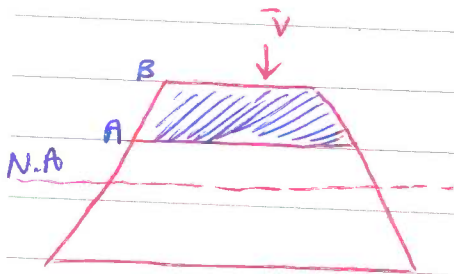
جریان برش خروجی = جریان برش ورودی $\Rightarrow q_1 + q_2 = q_3 \Rightarrow \boxed{q_1 t_1 + q_2 t_2 = q_3 t_3}$

Subject:

Date:

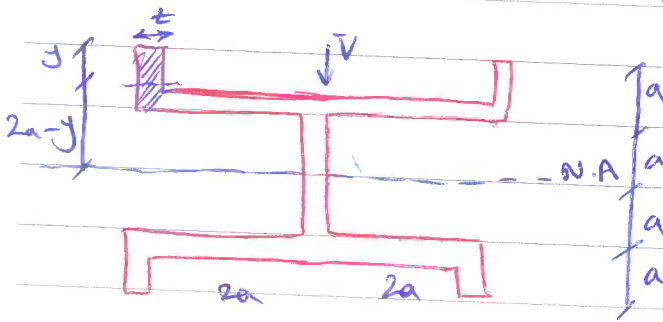
No:

محاسبه نیروی برشی نقل شده در قسمتی از یک مقطع:



$$dF = \tau dA = \tau x (t x dy)$$

$$\Rightarrow F = \int_{y_A}^{y_B} \tau x t x dy$$

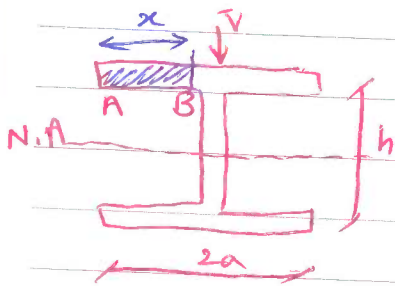


پسال و
مثلا در شکل در صورتی که جهت آوردن نیروی
وارد در سمت چپ و خروجی در سمت راست
به این جهت در فرمول $\tau = \frac{VQ}{It}$
از $\frac{F}{A}$ استفاده کرد و باید انتقال
گیری کنیم

$$dF = \tau(y) dA = \tau(y) x t x dy$$

$$\Rightarrow F = \int_0^a \frac{VQ(y)}{It} x t x dy = \frac{V}{I} \int_0^a Q(y) dy$$

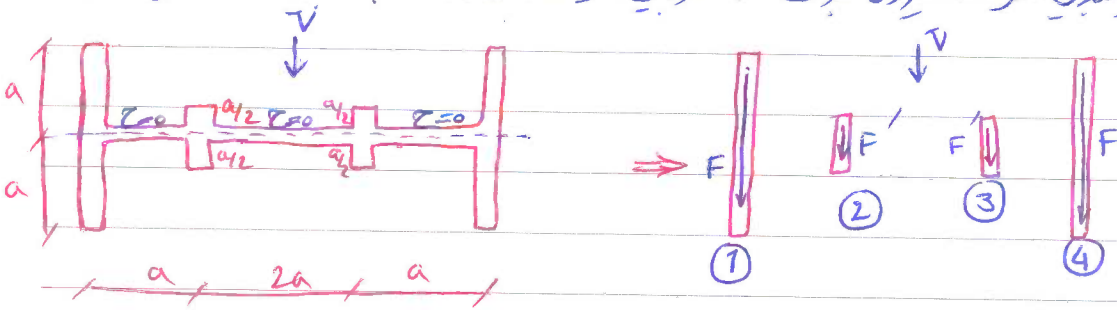
$$\Rightarrow F = \frac{V}{I} \int_0^a (y x t) x (2a - \frac{y}{2}) dy = \frac{V}{I} \left[\frac{51}{6} a^3 t \right]$$



حالت خاص:
در مواردی که نیروی برشی عضو AB را ازین جهت
چون تغییرات تنش برشی قطعی است و می توان
تنش ها را استفاده کرد.
* در اکثر اوقات تنش برشی در عضو موازی با
محور ضعیف است. (۲۸)

$$F_{AB} = \tau_{ave} \times A = \frac{\tau_A + \tau_B}{2} A_{AB} = \frac{\tau_B}{2} A_{AB} \rightarrow \frac{VQ}{It} = \frac{V x (x t) x h/2}{It}$$

حالت خاص (2): اگر در یک مقطع مبدل از یک سازه مشخص کردن نقاط با تنش برشی صفر، مقطع به هندسه تبدیل شود، نیروی برشی V در بین این قسمت ها نسبت میان نیروی تقسیم شود.

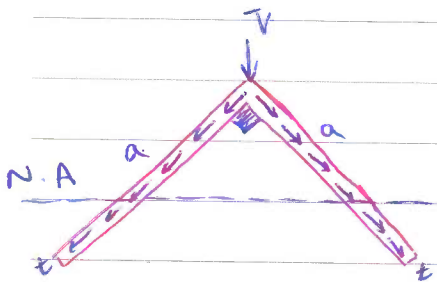


$$\begin{cases} I_2 = I_3 = \frac{2a^3}{12} = I \\ I_1 = I_4 = \frac{t(2a)^3}{12} = 8I \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} F_2 = F_3 = F' \\ F_1 = F_4 = F \end{cases} \Rightarrow \boxed{F = 8F'}$$

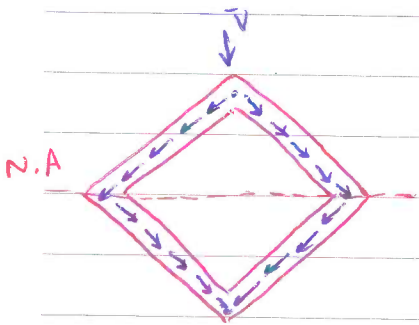
$$\Rightarrow 2F + 2F' = V \Rightarrow 2F + 2(8F') = V \Rightarrow F' = \frac{1}{18}V$$

حالت خاص (3):

صورت تقارن داریم نیروی در دو مقطع با هم برابر است پس داریم:



$$2F \cos 45^\circ = V \Rightarrow \boxed{F = \frac{\sqrt{2}}{2}V}$$



$$4F \cos 45^\circ = V \Rightarrow \boxed{F = \frac{\sqrt{2}}{4}V}$$

Subject:

Date:

No:

مرکزگرایی

نقطه‌ای که با اعمال بارگذاری در آن نقطه در مقطع نیروی خمشی ایجاد نمی‌شود.

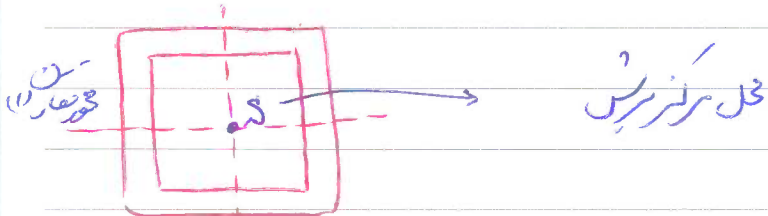
نکته مهم: در صورتی که نیروی مرکزی در مرکزگرایی وارد نشود، برای محاسبی تنش مرکزی نمی‌توان از رابطه $\frac{\sigma}{I} = \frac{M}{I} x$ استفاده کرد.

انواع نقاط مرکزگرایی

① محل مرکزگرایی از مقدار بارگذاری وارد بر مقطع مستقل است. یعنی محل مرکزگرایی مانند مرکز سطح از خواص مقطع است.

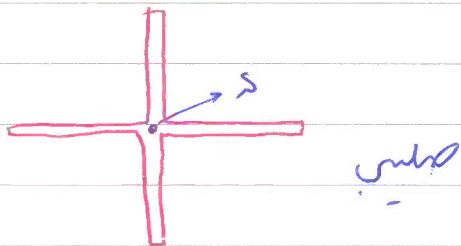
② در مقاطع مانند محور تقارن مرکزگرایی نیز مانند آن محور تقارن قرار دارد.

③ در صورتی که مقطع دارای دو محور تقارن باشد، مرکزگرایی در محل تقاطع این دو محور تقارن قرار دارد که در محل تقاطع دو محور تقارن واقع می‌شوند.



محور تقارن ۱

④ اگر مقطع از اتصال چند قطعه همسایه تشکیل شده باشد، مرکزگرایی در محل اتصال قطعات باید به مرکز قرار دارد.



گلوله مرکز ثقل را بدست آوریم؟؟

ابتدا تمامی نیروها را اعضا را بدست می آوریم (معمولاً انتقال نیرو می دهیم) البته به تعادل بودن مقطع وقت می کنیم اگر متعادل بود نیروها متعادل هستند پس حول مرکز ثقل گنجانده می شویم و محل آن را تعیین می کنیم.

و البته در بعضی مواقع به راحتی!!!

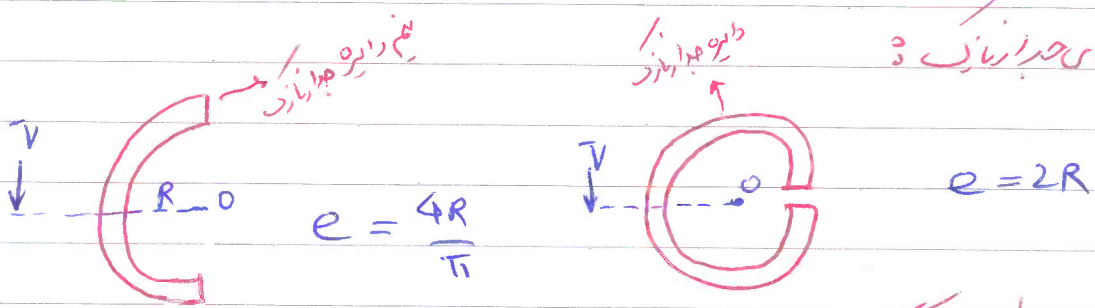
نکته مهم اصابت: برای معادله که از انصاف افقی و عمودی (یا بالعکس) تشکیل شده اند، می توان فاصله مرکز ثقل از مبدأ مورد نظر را از رابطه زیر بدست آورد:

$$e = \frac{\sum I_i x_i}{\sum I_i}$$

نکته: همان اینرسی الی آن است نسبت به محور ضعیفی که مقطع را فاصله افقی (عمودی) مرکز ثقل سطح الی آن تا آنجا از مبدأ مورد نظر

وقت و جهت جهت مرکز ثقل جهت نیروها را برای ما مشخص می کند. در شکل زیر جهت مرکز ثقل گنجانده شده است.

مقاطع دایره ای جدا از هم:



شکل لایه در مقاطع غیر همگن:

تبدیل آن را می توانیم به هم وصل کنیم و می توانیم برای آن هم گنجانده می کنیم.

| | |
|-------|-------|
| h_5 | E_5 |
| h_4 | E_4 |
| h_3 | E_3 |
| h_2 | E_2 |
| h_1 | E_1 |

$$n_i = \frac{E_i}{E_0}, \quad \bar{I} = \sum n_i \bar{I}_i = n_1 I_1 + n_2 I_2 + \dots$$

$$\bar{Q} = \sum n_i \bar{Q}_i = n_1 Q_1 + n_2 Q_2 + \dots$$

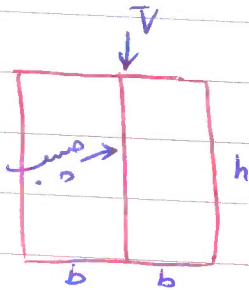
$$\bar{y} = \frac{\sum n_i A_i \bar{y}_i}{\sum n_i A_i}$$

$$e = \frac{V \bar{Q}}{\bar{I} t}$$

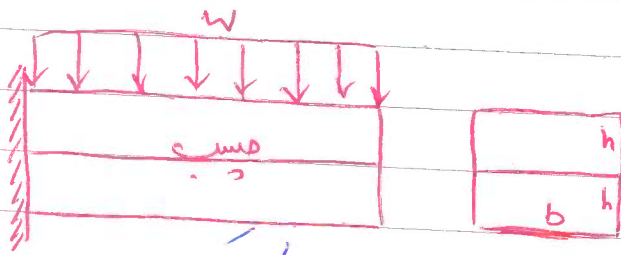
Subject:

Date:

No:



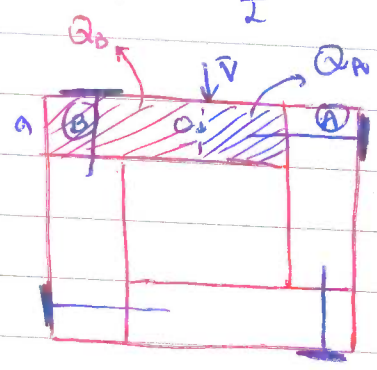
نکته 3 اگر دو قطعه ای مثل قطعه‌ی رویه و کف با هم
 در هم متصل شده‌اند نیروی V وارد شود، چون
 تنش برشی افقی صفر می‌باشد نیروی برشی
 و تنش برشی ایجاد شده در سطح صفر می‌شود
 $\tau = 0$ در سطح



نکته جانب 4
 برای محاسبه‌ی نیروی برشی تحمل شده در
 سطح (طول تیر) می‌توان نیروی برشی
 تحمل شده در عرض dx را محاسبه و سپس با
 انتگرال گیری از ابتدا تا انتهای تیر، کل نیروی تحمل شده توسط سطح را محاسبه کرد.

$$dF = \frac{V(x)Q}{Ib} \times b \times dx = \frac{V(x)Q}{I} dx = q(x) dx$$

$$F = \int_0^L \frac{V(x)Q}{I} dx = \frac{Q}{I} \int_0^L V(x) dx$$



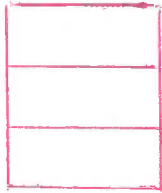
ارتباط برشی با منحنی 5
 در این گونه مسائل جریان برشی (q) در هر منحنی برابر است
 آورده و از هر یک جریان برشی در فواصلی بین منحنی‌ها
 نیروی را که هر منحنی تحمل می‌کند را برابر است آورد. در آخر
 نیروی هر منحنی را با مقدار جاری مقایسه می‌کنیم.

برای محاسبه Q برای منحنی (A) از قسمت‌هاست و بر این محاسبه Q منحنی (B)
 از قسمت‌هاست و بر این محاسبه Q منحنی (A) از قسمت‌هاست و بر این محاسبه Q منحنی (B)

Subject:

Year . Month . Date . ()

بلکه واقعاً مهم است چون تن ما را هم برشی در مقاطع مستطی از رابطه $\sigma_{max} = \frac{3}{2} \frac{V}{A}$ بدست می آید
س از سمت چپ یا برش در مقطع تغییر کند تن ما را هم برشی تغییر می بخواند
یعنی اگر تعدادی الوارک بین از طرفین و اندازه داشته باشیم هم آن ها را روی هم نذاریم و هم
کنار هم نذاریم و هم از صلب بین الوارک ها استفاده کنیم و هم از صلب بین الوارک ها استفاده نکنیم
در همه این حالت تفاوت برشی محسوسه یکسان است



(1)



(2)

$$\sigma_1 = \sigma_2$$

تذکره اگر تعداد الوارک ها n تا باشد مقاومت برشی n برابر مقاومت برشی یک الوارک است

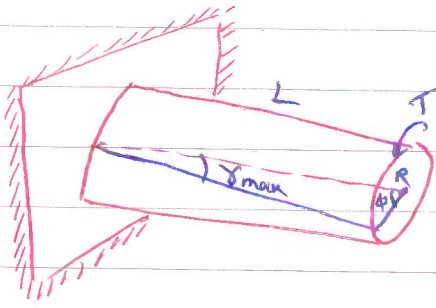
مصل ستمه: بھین

Subject:

Date:

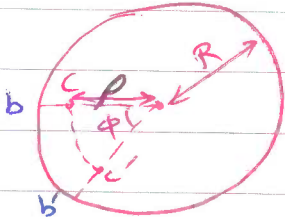
No:

بھین در معاصر دایره ای

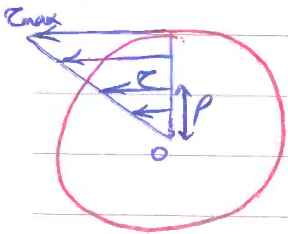


$$\gamma_{max} \times L = R \times \phi$$

اگرچه در تمام دایره بود



$$\gamma L = \phi R \Rightarrow \gamma_{max} \times L = R \phi$$



$$\tau = \frac{T \rho}{J}$$

$$\tau_{max} = \frac{T R}{J} \Rightarrow \phi = \frac{T L}{G J}$$

$$\gamma_{max} \times G = \tau_{max}$$

| نوع مقطع | شکل و توزیع تنش | ممان اینرسی قطبی | تنش برشی حداکثر |
|----------------------------|-----------------|-------------------------------------|---|
| دایره توپر | | $J = \frac{\pi R^4}{2}$ | $\tau_{max} = \frac{T R}{\frac{\pi R^4}{2}} = \frac{2T}{\pi R^3}$ |
| دایره توخالی مقدار مرکز | | $J = \frac{\pi}{2} (R_2^4 - R_1^4)$ | $\tau_{max} = \frac{T R_2}{J} = \frac{2T R_2}{\pi (R_2^4 - R_1^4)}$ |
| دایره صاف | | $J = 2\pi R^3 t$ $A = 2\pi R t$ | $\tau_{max} = \tau = \frac{T R}{J} = \frac{T}{2\pi R^2 t}$ |

Subject:

Date:

No:

نکته: در مقطع هم‌محوس گت اثر لنگر بیهوشی بسیار منصفه در آن تنش و کرنش بزرگتری ایجاد می‌شود. مقادیر بیهوشی گت در در

$$\frac{\text{مقاومت بیهوشی (1)}}{\text{مقاومت بیهوشی (2)}} = \frac{(T_{max})_2}{(T_{max})_1} = \frac{J_1 \times R_2}{J_2 \times R_1}$$

تنش بیشتر به مقاومت لنگر بزرگ

تنش بزرگی در مقاطع غیر چگال دلبره ای

تنش در نقاط مختلف متناسب با ρG می‌باشد (م فاصله از مرکز دلبره) برای یک تنش بزرگی مقطع راست به یک همگن می‌کنیم.

$$\tau_j = n_j \times \frac{T \rho}{J}$$

$$n_j = \frac{\tau_j}{G \theta}$$

$$\bar{J} = \sum_{j=1}^n n_j J_j$$

نمایندگی تنش در هر نقطه

مدرول بزرگی ماره می‌باشد

در یک مقطع دلبره گت لنگر بیهوشی، لنگر به نسبت J توزیع می‌شود:

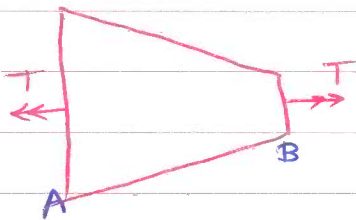
$$\frac{T_1}{T_{\text{کل}}} = \frac{G_1 J_1}{G J_{\text{کل}}}$$

نیروی زاویه بیهوشی در مقطع دلبره ای



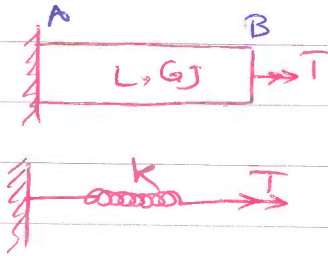
$$\Delta \phi = \phi_D - \phi_A = \sum_{i=1}^n \frac{T_i L_i}{G_i J_i}$$

اگر سطح مقطع تغییر می‌کند



$$\Delta \phi = \phi_B - \phi_A = \int_0^L \frac{T}{G J(x)} dx$$

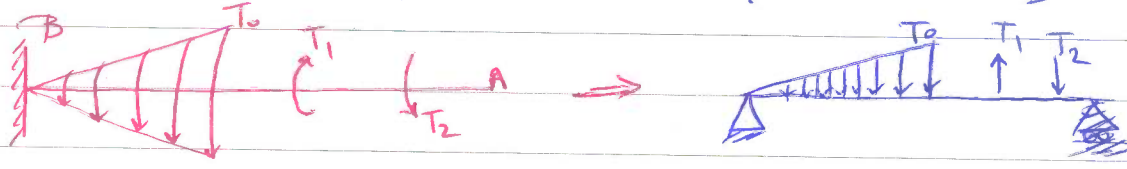
هر صلب با طول L و سختی بصری GJ که تحت لنگر بصری T قرار دارد را می توان با فنری به سختی k جایگزین کرد



$$\begin{cases} T = \frac{GJ}{L} \phi_B \\ T = k \phi_B \end{cases} \Rightarrow k = \frac{GJ}{L}$$

روش تئیم به تیر ؟

هرگاه در طول یک صلب با GJ ثابت، لنگر بصری خارجی مختلفی اثر کنند، برای به دست آوردن زاویه بصری انتهای تیر می توان لنگر بصری را به صورت بار قائم بر تیر اجمال نمود. در ادامه داریم:

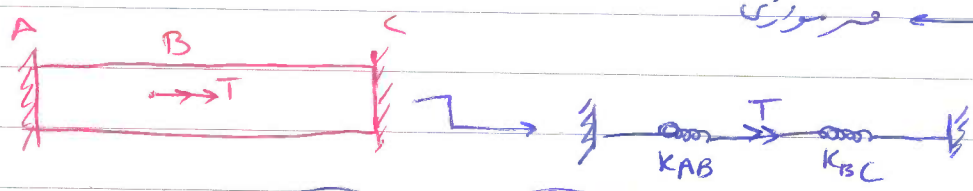


$$(\phi_A)_I = \frac{\sum M_B \text{ یا } \sum T_B}{GJ}$$

که جمع لنگرها حول B (نقطه 0)

حل سازه های نامعین :

در این صورت به وسیله ی مدل سازی با فنر متداوم در محل صلب می بینیم. در محل برخورد دو صلب ϕ آن دورا برابر قرار می دهیم \leftarrow فرمولی



$$T_{BC} = \frac{k_{BC}}{k_{BC} + k_{AB}} T$$

Subject:

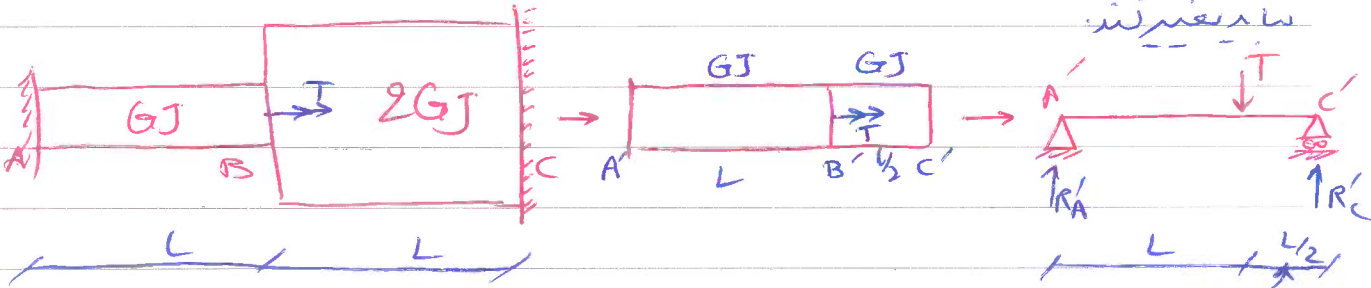
Date:

No:

روش تشابه به سیر در طول سازه ها نامعین و

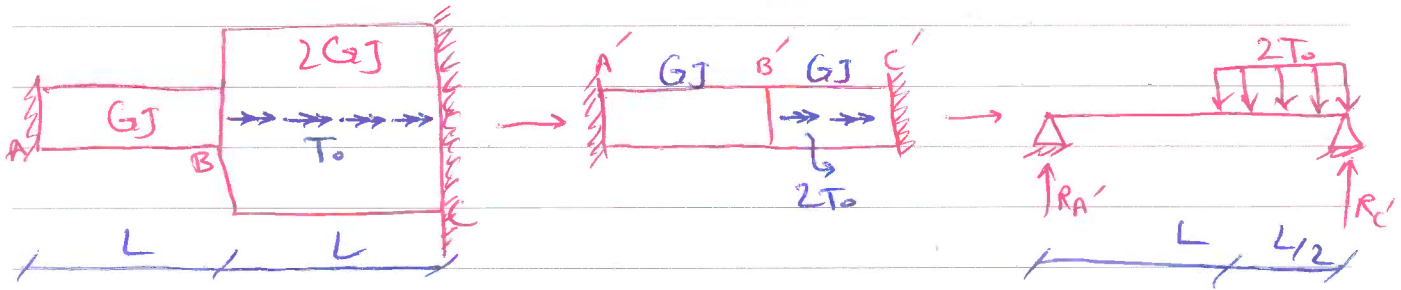
اصول اعضا را به گونه ای تغییر می دهیم که سختی در سمت ها مختلف صلیبی صلب باشد، یا سختی خمشی اول یکسان باشد.

(2) در صورتی که طول عضویت با برشته تغییر کنند، کل بارگذاری موثر بر عضو نسبت به حالت اول نباید تغییر کند.



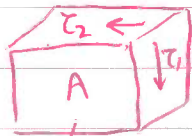
$$K_{BC} = K_{B'C'} \Rightarrow \frac{2GJ}{L} = \frac{GJ}{L_{B'C'}} \Rightarrow L_{B'C'} = \frac{L}{2}$$

الزام برگذاری گسترده با شدت ثابت T_0 در طول BC اثر کند؟



دقت و با صرف نظر از طول BC، شدت بار آن باید دو برابر شود.

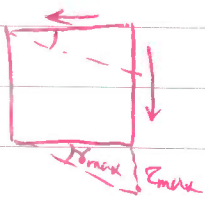
نکته: در حالت بیضی خاص، در مقاطع عرضی و طولی، تغییر سطح و همچنین در امتدادی طولی و عرضی، تغییر طول ایجاد شده و در نتیجه کل عضو تغییر حجم به صورتی آید.



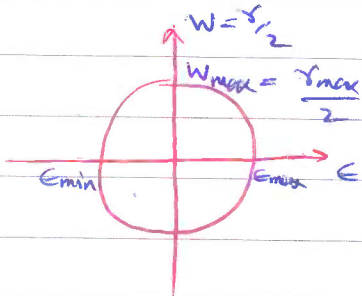
$$\left\{ \begin{aligned} \epsilon_v &= \frac{\Delta V}{V} = \frac{1-2\nu}{E} (\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z) \\ \sigma_x &= \sigma_y = \sigma_z = 0 \end{aligned} \right. \Rightarrow \epsilon_v = 0 \Rightarrow \Delta V = 0$$

تغییر سطح ایجاد

نکته 3 کرنش برشی حداکثر در حالت بیضی خاص برابر است با:



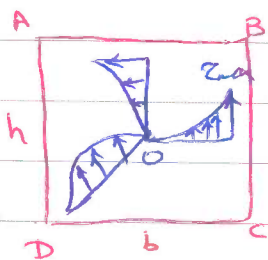
$$\tau_{max} = \frac{TR}{J} \Rightarrow \gamma_{max} = \frac{\tau_{max}}{G} = \frac{TR}{GJ}$$



$$W_{max} = \frac{\delta_{max}}{2} = \frac{TR}{2GJ} \Rightarrow \boxed{E_{max} = W_{max} = \frac{TR}{2GJ}}$$

بعضی مقاطع مستطیلی 3

حداکثر تنش برشی در وسط ضلع بزرگتر (AD) رخ داده و مقدار آن با نسبت $\frac{h}{b}$ وابسته است. ($h > b$)



$$\tau_{max} = \frac{T}{C_1 b^2 h}$$

ضلع کوچکتر $C_1 = \frac{1}{3} \leftarrow \infty = \frac{h}{b}$ if \leftarrow

در این حالت تنش برشی در A, B, C, D صفر است و در مرکز مستطیل نیز تنش برشی صفر است

در مربع $\frac{h}{b} = 1 \Rightarrow \boxed{C_1 = 0,2}$ و $\boxed{C_2 = 0,14}$

تغییر شکل بیضی در مقاطع مستطیلی 3

$$J_c = C_2 b^3 h$$

$$\phi = \frac{TL}{GJ_c}$$

$\phi = \frac{h}{b} \rightarrow \boxed{C_2 = 1,3}$

Subject:

Date:

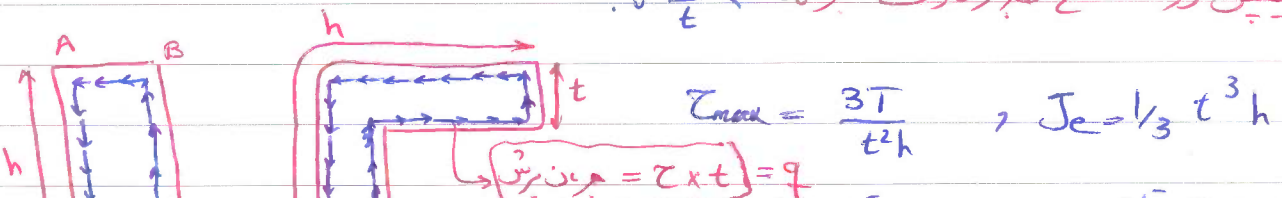
No:

* به ازای صورت یکسان J_{max} مربع J_{max} دایره ← یعنی دایره مقادیر کمتر

✓ به ازای صورت های یکسان، هر چه مقطع مقدار محور تقارن بیشتری داشته باشد، نگرینگی کمتر دارد

✓ در مقطع عرضی علاوه بر تنش های برشی، تنش های قائم نیز حاصل می شود. در حالت کلی جمع این تنش ها قائم در مقطع معادل منفرد خواهد بود زیرا بر سطح نیروی محوری اثر نکرده است.

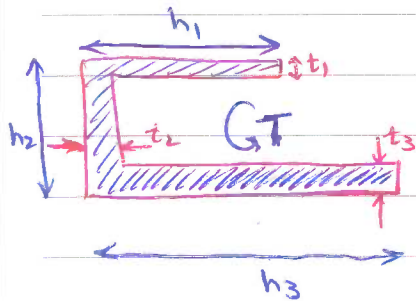
مقاطع هدارنازک: $\frac{h}{t} > 10 \rightarrow$ در هدارنازک
بیشتر در مقاطع هدارنازک بازه $\frac{J}{t}$ ثابت است



$$J_{max} = \frac{3T}{t^2 h}, \quad J_e = \frac{1}{3} t^3 h$$

* تغییرات تنش در طول زوایا از ارتفاع h تغییر است
* در صورتیکه یک مقطع مستطیلی، با زیاد شدن ه و کم شدن طول خط مرکز تا آن تغییر نکند، تنش برشی max و مکان آن نیز تغییر نمی کند.

اگر در مقطع هدارنازک ضخامت ها متفاوت بود:



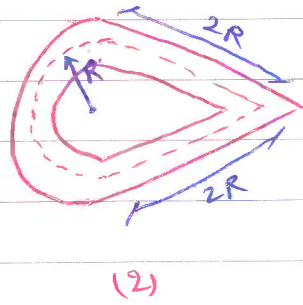
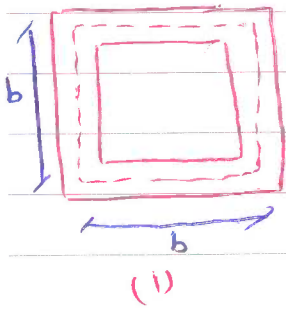
$$\tau_i = \frac{T t_i}{J_e} \rightarrow \text{یعنی تنش برشی در نقاط مختلف فقط به t بستگی دارد}$$
$$J_e = \frac{1}{3} \sum_{i=1}^n t_i^3 h_i$$

نگرینگی به نسبت J بین اعضا تقسیم می شود:

$$T_i = \frac{J_i}{J_e} T = \frac{1/3 t_i^3 h_i}{1/3 \sum t_i^3 h_i} T$$

دکتر م... در هدارنازک از تنش برشی هدارنازک در بیشترین ضخامت
کمترین ضخامت ←

بعضی در مقاطع مدارهای بسته τ ثابت است



$$q = \tau x t = c t e$$

$$\tau = \frac{T}{2A_m t}$$

$$\tau = \frac{T}{2A_m}$$

فقط آن قطعه‌ای که در صورتش در آن جهت داریم

$$(A_m)_1 = b^2$$

$$(A_m)_2 = \frac{\pi R^2}{2} + \frac{\sqrt{3}}{4} \times (2R)^2$$

که طول خط‌میان‌ها است نه طول اضلاع

$$J_e = \frac{4A_m^2}{\oint \frac{ds}{t}}$$

یعنی در یک ضلع $\frac{ds}{t}$ و در سه ضلع دیگر $\frac{ds}{t}$ و در مجموع $\oint \frac{ds}{t}$

در یک مقطع مدارهای بسته، اگر ضرایب تمام ابعاد ثابت شود A_m و P تغییر نمی‌کند

در یک مقطع مدارهای بسته اگر ضرایب تمام ابعاد دو برابر شود A_m 4 برابر می‌شود
 J 8 برابر می‌شود

در مقطع بیرونی، از ترکیب مقاطع مدارهای باز و بسته تشکیل شده است، زاویه‌ها و هندسه‌ها مختلف آن باید در نظر گرفته شود. در این حالت قسمت‌های مختلف مقطع مانند فنرها موازی تحمل کرده

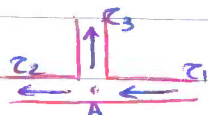
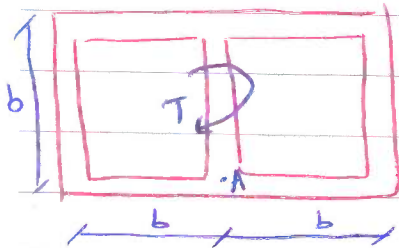
و نکته دیگری نسبت به این آن حالتی است که

Subject:

Date:

No:

نکته: در مقاطع جداگانه تحت بیضی، اصل بویوتنر همیشه برقرار است



توازن

$$\sum q_{in} = \sum q_{out}$$

$$\tau_1 \times t = \tau_2 \times t + \tau_3 \times t, \quad \tau_1 = \tau_2$$

$$\tau_3 \times t = 0 \Rightarrow \tau_3 = 0$$

بررسی شفت ها انتقال توان:

$$P = T \cdot \omega = T \cdot 2\pi f$$

شفت ها و محور دنده ها:

- 1) ابتدا از شفتی که تحت فشار بیشتری قرار گرفته است شروع می کنیم و مقدار گشتاور بیضی را در محل ضربه دنده متصل به آن بدست می آوریم.
- 2) همین طوری با استفاده از نسبت آخا شفت ها بعد از آنکه از یک شفت به شفت دیگر می رویم.
- 3) باید به آن گشتاور بیضی شفت آخر، می توان میزان بیضی آن را در محل اتصال به ضربه دنده می آوریم.
- 4) پس از آن می توان میزان بیضی شفت آخر، میزان بیضی شفت ها دیگر را با رابطه زیر بدست می آوریم.

$$\frac{T_2}{T_1} = \frac{r_2}{r_1}$$

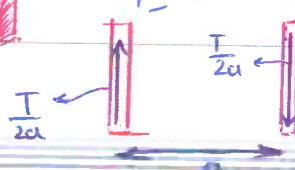
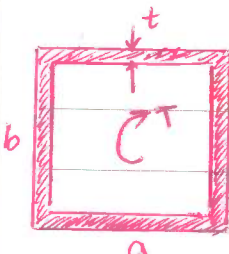
$$\frac{\Phi_2}{\Phi_1} = \frac{r_1}{r_2}$$

نکته: اگر در سوال نیروی برشی در یک محور مثل را خواست باید حتماً برش در دو صورت در نظر بگیریم

$$F = q \times L$$

$$q = \tau t$$

یعنی در نیروی برشی فقط و فقط طول محور است و ضخامت تاثیر ندارد



$$F_{\tau} = q \times b = b \times \frac{T}{2A_m} = \frac{T}{2a}$$

$$T_{\text{قائم}} = F \times a = \frac{T}{2a} \times a = \frac{T}{2}$$

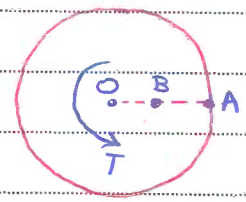
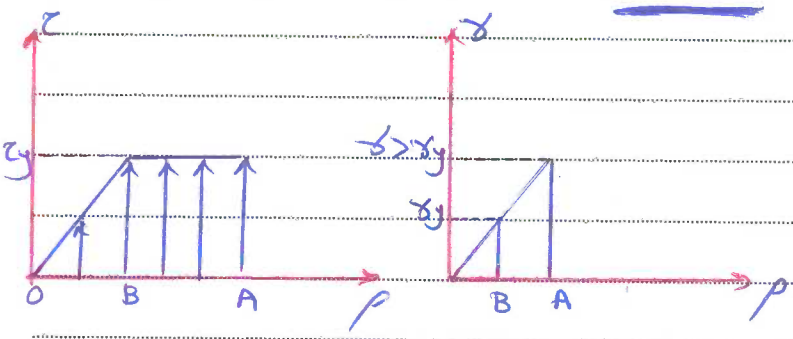
اگر گشتاور بیضی تحمل شده توسط هاب ها یا قائم میل مقطع در دو جهت است: کافیت نیروی برشی ایجاد شده در دو هاب قائم را در برابر آن ها ضرب کنیم

نکات:

- ① تحت اثر نیروی کششی، جهت نسبی برشی در مقطع مدارنازک بسته به تغییر نسبی طولی در مقاطع مدارنازک، جهت نسبی برشی در مقاطع مقطع تغییر می کند.
- ② در مقطع مدارنازک بسته به $\chi \times T$ ماهون می بیند است
 $\chi \times T$ است
- ③ در مدارنازک باز جهت نسبی مدالتر در بیشترین صفحات
 " " " " " " " " " " " "
- ④ برای رسیدن به مقاومت کششی بیشتر مدارنازک جاز → افزایش صفحات
 است ← افزایش اجبار مقطع ($A_m \uparrow$)
- ⑤ اگر قسمتی از یک مقطع مدارنازک باز و قسمتی دیگر از آن مدارنازک بسته بود، کمتر کششی بین آن ها به نسبت (T_j) توزیع می شود.

تفاوت بین درش برشی و تنش برشی:

تنش برشی با رفتار الاستوپلاستیک می تواند از یخ کشیده شود و اگر کشش تر شود بخواران غرض می شود اما کشش برشی همواره هست حتی اگر لا از ولا کشیده شود



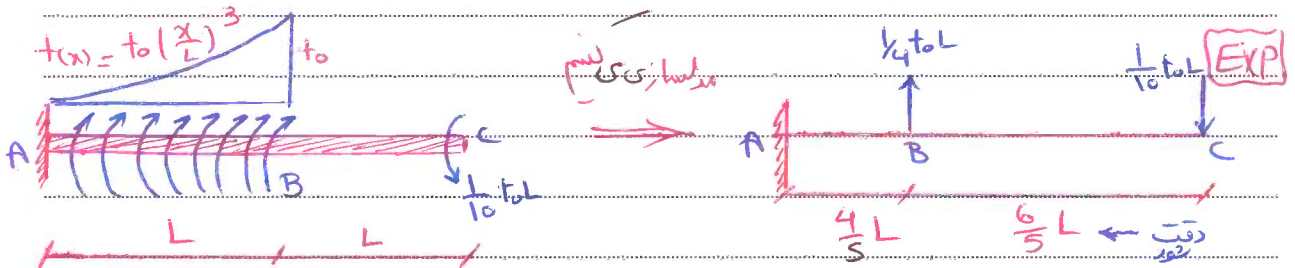
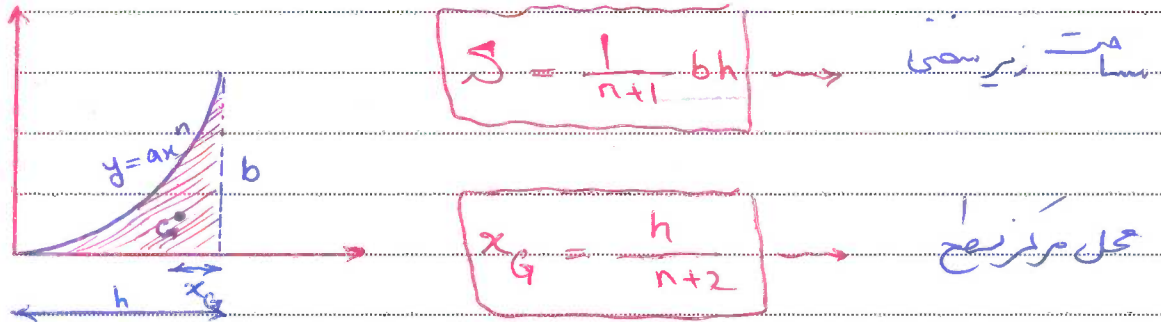
$T > T_j$

$\chi = \frac{\phi}{L} \rho$ کشش برشی

Subject :

Year. Month. Date. ()

نکته مهم: بعضی اوقات با بعضی رابطه‌ها یعنی $y = ax^n$ می‌توانیم در این صورت داریم:



$$\rightarrow \phi_c = \frac{\sum MA}{GJ} = \frac{\frac{1}{4} t_0 L \times \frac{4}{5} L - \frac{1}{10} t_0 L \times 2L}{GJ} = 0 \quad \checkmark$$

نکته مهم: در حالت تشبیه بر تیر بعضی:

- عکس العمل‌ها تابه‌طای در تیر مدل شده با تیر بعضی تابه‌طای تیر AB برابر است.
- مقدار برش در تیر مدل‌سازی شده همان مقدار گشت بعضی را در تیر AB است.
- مقدار $\frac{M}{GJ}$ در تیر مدل‌سازی شده همان مقدار برش بعضی تیر AB است.

$$\frac{d\phi}{dx} = \frac{T}{GJ}$$

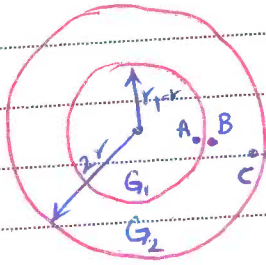
(4) مشتق زاویه بعضی نسبت به x برابر $\frac{T}{GJ}$ است.

(5) در کل تابه‌طای کردار $\phi(x)$ برابر هم‌نسبت ولی $\frac{d\phi}{dx}$ برابر $\frac{T}{GJ}$ است.

(6) در کل مفرد شدن اندر بعضی $\frac{d\phi}{dx}$ برابر هم‌نسبت و زاویه بعضی بالترسیم است.

$$\phi K_\phi = T$$

بیشتر در مقاطع غیر همجن را بررسی می‌کنیم



(1) اگرش برسی (لا) مناسب با فاصله از مرکز مقطع است و از فرض مقطع مثل است یعنی

$$\begin{cases} \lambda_A = \lambda_B = \lambda \\ \lambda_C = 2\lambda \quad (r_2 = 2r_1 = 2r) \end{cases}$$

(2) ش برسی مناسب با حاصل ضرب شعاع (مردول برسی) می‌باشد

$$\tau = \lambda G \Rightarrow \frac{\tau_A}{\tau_B} = \frac{r_A G_1}{r_B G_2} \xrightarrow{r_A = r_B} \frac{\tau_A}{\tau_B} = \frac{G_1}{G_2} \quad , \quad \frac{\tau_A}{\tau_C} = \frac{G_1}{2G_2}$$

(3) حدالترس برسی در دورترین فاصله از مرکز همواره رخ می‌دهد

$$\tau_{max} \propto rG \Rightarrow \frac{\tau_{max1}}{\tau_{max2}} = \frac{r_A G_1}{r_C G_2} = \frac{r G_1}{2r G_2} = \frac{G_1}{2G_2}$$

(4) در این گونه سؤالات ، ابتدا شماره ای جاری می‌شود که پس برسی حدالترس آن زودتر برسی تسلیم می‌شود. درکل همواره نسبت $\frac{\tau}{RG}$ آن از همه کوچکتر بود زودتر تسلیم می‌شود. حاصل دورترین نقطه هر یک از مصالح از مرکز مقطع

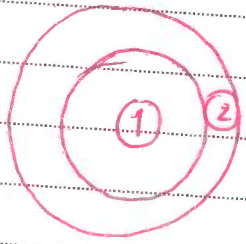
(5) مقطع بهینه معنی ای است که تمام مصالح آن اهم جاری شوند یعنی نسبت $\frac{\tau}{RG}$ تمام مصالح آن بهم برسان باشند

چگونگی تعیین کرنش در مقاطع غیر همگن دایره‌ای

$$n_i = \frac{G_i}{G_0}$$

$$J_{eq} = \sum_{i=1}^n n_i J_i$$

$$\tau_{max} = n_i \frac{T \rho}{J_{eq}}$$



$$G_1 = 3G_2 = G_0$$

$$\tau_{max} = ?$$

EXP

$$G_1 = 3G_2 \Rightarrow n_1 = 1 \quad n_2 = 1/3$$

$$\Rightarrow J_{eq} = \sum_{i=1}^n n_i J_i = 1 \times \pi \left(\frac{r}{2}\right)^4 + \frac{1}{3} \times \left[\pi \frac{1}{2} (2r)^4 - \pi \left(\frac{r}{2}\right)^4 \right]$$

$$\Rightarrow J_{eq} = 3\pi r^4$$

$$\tau_{max} = n_1 \frac{T \rho}{J_{eq}} = 1 \times \frac{T \rho}{3\pi r^4} = \frac{T}{3\pi r^3}$$

(1) ماده $G_1, r_1 = G_0 r$

(2) ماده $G_2, r_2 = \frac{1}{3} G_0 r_2 = \frac{2}{3} G_0 r$

سین کرنش در مناطق در ماده اول رخ می دهد

نکته: در مقطع دایره‌ای غیر همگن اگر کرنش به نسبت G با $n_i J_i$ بین قسمت‌ها تقسیم می شود.

$$T_1 = \frac{G_1 J_1}{G_1 J_1 + G_2 J_2} T = \frac{n_1 J_1}{n_1 J_1 + n_2 J_2} T = \frac{n_1 J_1}{J_{eq}} T$$

نکته آخر: در مقطع دایره‌ای نسبت به بیشترین مقاومت بوسیله و محاسبه کرنش بوسیله مقطع دایره‌ای شکل به همان روش چون Am در آن از هندسه مقاطع استفاده است.

فصل هفتم: ترکیب تنش‌ها در اعضای سازه ۳

Subject:

Date:

No:

ابتدا به این نکته توجه کنیم:

$$\sigma = \frac{P}{A} \quad \text{تنش ناشی از نیروی محوری}$$

$$\sigma = \frac{Mc}{I} \quad \text{تنش ناشی از خمش}$$

$$\tau = \frac{TC}{J} \quad \text{تنش ناشی از برش}$$

$$\tau = \frac{VQ}{It} \quad \text{تنش ناشی از برش}$$

تنش‌ها که تنش‌های نرمال ایجاد می‌کنند

تنش‌ها که تنش‌های برشی ایجاد می‌کنند

از مسائل هر ۴ تنش یا کمتر یا بیشتر از تنش‌های حاصل از بار استیم هر چه که را به تنگید در سازه می‌بینیم و تنش‌های نرمال را با هم و تنش‌های برشی را با هم جمع می‌ریزیم و در آخر برای بدست آوردن تنش σ_{max} یا σ_{min} یا تنش‌های نرمال از فرمول‌های فصل اول کمک می‌گیریم.

EXP

$$\sigma = \frac{TR}{J}$$

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

$$\Rightarrow \sigma_{1,2} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau^2}$$

$$\sigma_{max} = \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau^2}$$

نکته: اگر نیروی P در یک مقطع بدون محورک باشد، وقت کنیم به صورتی که M_x و M_y را درست تشخیص دهیم.

نکته: اگر نیروی محوری بر یک مقطع وارد شود، لایه‌های بیرونی سطح منتقل کنیم و لایه درونی ناشی از این انتقال را بدست آوریم.

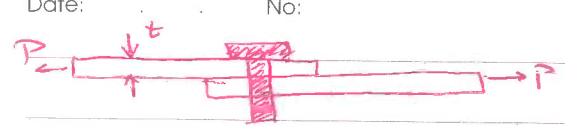
اگر نیروی برشی بر مقطع اعمال شده باشد، آن را بر مبنای تنش منتقل کرده و لایه‌های بیرونی ناشی از این انتقال را بر مقطع اعمال می‌کنیم.



فصل هشتم : اتصالات

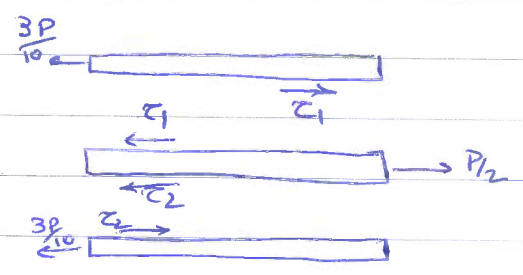
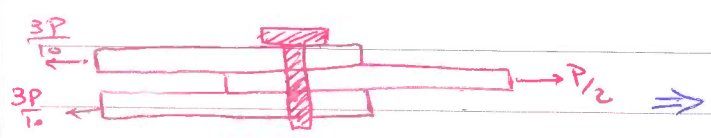
Subject:

Date: No:



$$\sum F_x = 0 \Rightarrow \tau \times A_b = P \Rightarrow \tau_{ave} = \frac{P}{A_b}$$

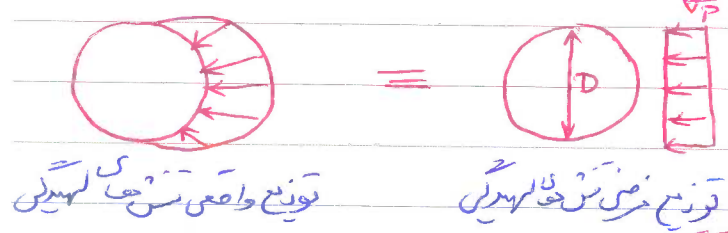
سطح مقطع لایح



$$\frac{3P}{10} = \tau_1 \times A \Rightarrow \tau_1 = \frac{3P}{10A}$$

$$\tau_1 \times A + \tau_2 \times A = P/2 \Rightarrow \tau_2 = \frac{2}{10} \frac{P}{A}$$

منحنی تنش در اتصالات لایح :
 برای به دست آوردن تنش در لایح از فرض توزیع یکگانه تنش ها لایحی در لایح استفاده شد.

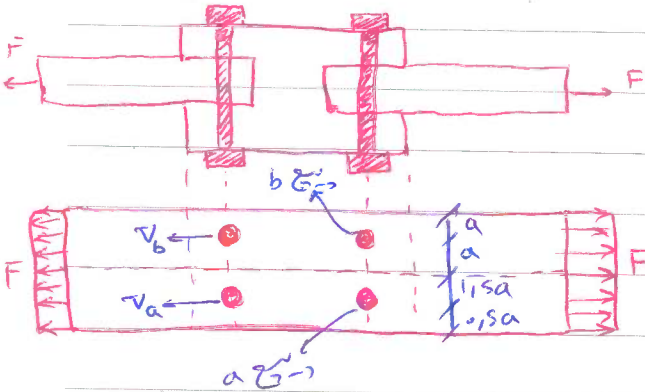


$$\tau_{F_1} = \frac{\tau \times A}{D \times t}$$

تنش در لایح
 سطح مقطع لایح
 تنش در لایح
 تنش لایحی
 لایح در لایح

* اگر مانند شکل با سه لایح داریم داریم در مقطع میانی به لایح 3 داریم و در هر لایح 2 لایح داریم پس از آن 2+2+2=6 لایح داریم

نکته: اگر یک شکل درجه اول داشته باشیم، برای بدست آوردن نیروی خروجی باید قبول کنیم که نیروی ورودی و نیروهای خروجی همگام باشند.



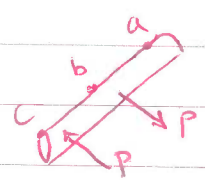
$$\sum M_b = 0 \Rightarrow V_a \times 2.5a = F \times a$$

$$\Rightarrow V_a = 0.4F$$

$$V_b = 0.6F$$

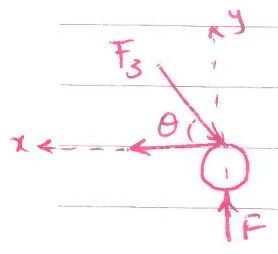
$$\frac{d(P)}{dx} = \frac{V_a}{Dt} = \frac{0.4F}{Dt}$$

بین درامتال



$$\left. \begin{matrix} V_a = 0 \\ V_b = P \\ V_c = 0 \end{matrix} \right\} \Rightarrow \tau_{max} = \frac{P}{A} \leq \tau_{all}$$

2) بین گت برین مرکب (مغز)

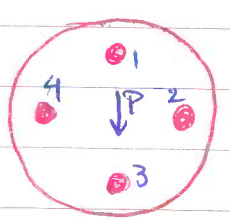


$$\sum F_y = 0 \Rightarrow F_3 = \frac{F_1}{\sin \theta}$$

$$\sum F_x = 0 \Rightarrow F_3 \cos \theta = F_2$$

$$\Rightarrow \tau_{max} = \frac{F_1}{8 \sin \theta \times A} \leq \tau_{all}$$

برین و مغز درامتال با ارضال بیگی



$$\tau_1 = \tau_2 = \tau_3 = \tau_4 = \frac{P}{4A}$$

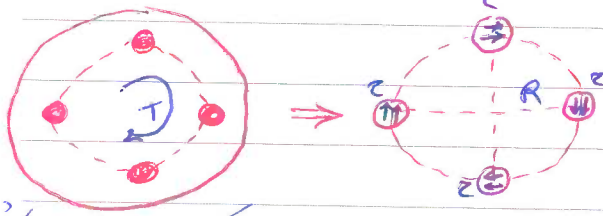
وقتی نیروی مرکب از مرکز میگذرد، تنش برین نامکی از برین بدست می آید. گت های بیج ها بین بیج ها تقسیم می شود.

$$\tau = \frac{P}{4A}$$

Subject:

Date:

No:



و حتی در بعضی موارد، آن در هر سطح مساوی است
 ، فاصله از مرکز است و نیروی برشی در هر سطح
 متناسب ، فاصله از مرکز در هر سطح متناسب
 هر سطح مساوی است

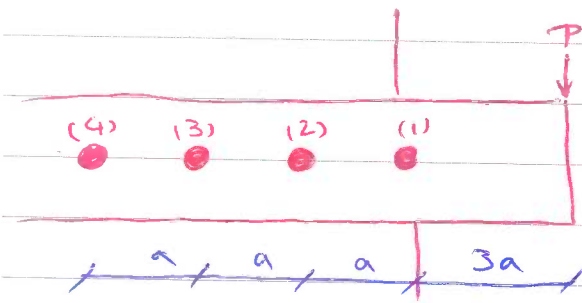
نیروی و تنش ایجاد شده در هر سطح همودر بعضی است نه از مرکز سطح هیچ ها بر هر سطح متناسب است

$$\sum_{i=1}^4 F_i R_i = T$$

(۴) \Rightarrow

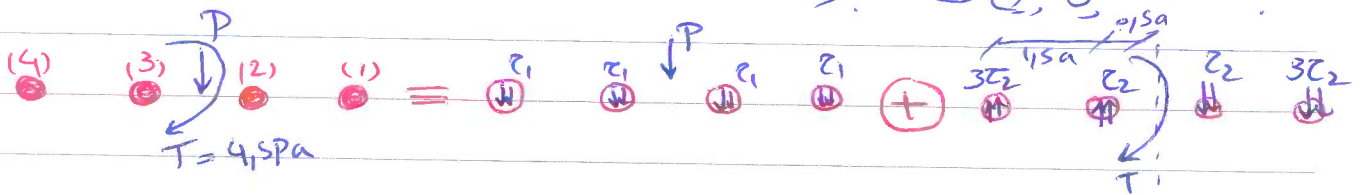
$$F_i = \tau_i A, \tau_i = \tau, R_i = R$$

$$\Rightarrow 4\tau AR = T \Rightarrow \tau = \frac{T}{4AR}$$



نکته: در شکل زیر در جهت شود چون بعضی ها
 ابتدا نیروی \$P\$ را به مرکز گروه هیچ منتقل می کنیم

حال من برشی در هر دو سطح اتفاق می افتد که
 من هائی از برش و بعضی با هم هم هست
 باشند پس هیچ ① همان است



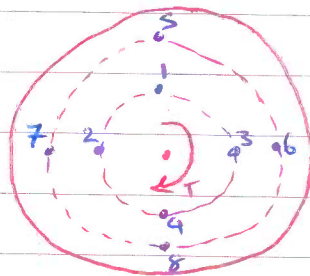
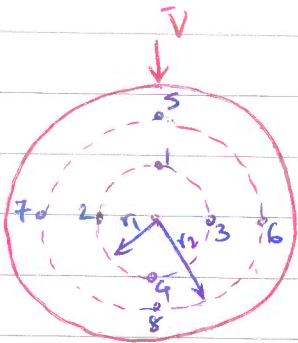
$$\tau = \frac{P}{4A}$$

$$\sum \tau_i A_i R_i = T \Rightarrow 2(\tau_2 A) \times 0.5a + 2(3\tau_2 A) \times 1.5a = T$$

$$\Rightarrow \tau_2 = \frac{0.45P}{A}$$

در مجموع σ حاصل از مدول بصری:

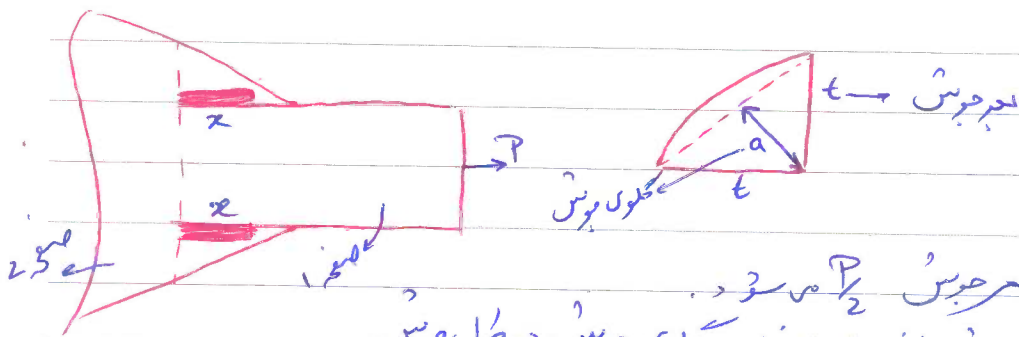
در مجموع σ حاصل از مدول بصری σ در 2 و 3 و 4 برابر G_i و مدول بصری σ در 5 و 6 و 7 و 8 برابر G_i است. نیروی بصری و تنش بصری در این معویه مناسب است!



$F_i \propto G_i A_i$
 $\tau_i \propto G_i$

$F_i \propto r_i A_i G_i$
 $\tau_i \propto r_i G_i$

ارتباط جوی σ



با توجه به تناوب، نیروی جوی $\frac{P}{2}$ می شود. برای میانه سطح مؤثر جوی از حاصل ضرب طول جوی در طول جوی استفاده می شود.

$a = t \cdot 45^\circ$ در طول جوی

$\left. \begin{aligned} \text{نیروی جوی از هر طرف} &= \tau A = \tau \times a \times x = \tau \times t \cdot 45^\circ \times x \\ \text{نیروی جوی از هر طرف} &= \frac{1}{2} P \end{aligned} \right\} \Rightarrow$

$\sigma_{min} = \frac{P}{2t \cdot 45^\circ}$

Subject:

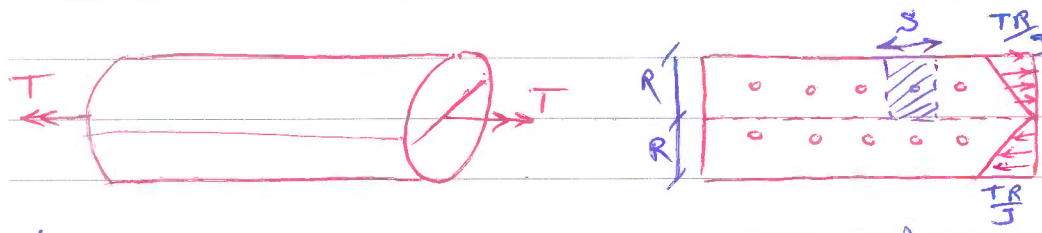
Date:

No:

ارتباط تبیینی ۳

میان بین (۹) ارتباطی که در فاصله ی بین سطح حاصل ضربی که نسبت تابش نوری هر سطح نسبت آید. حال مقدار نیرو را با $Z_{all} \times A$ مقایسه می کنیم

ارتباط تبیینی ۳



طبق قانون کوشی تنش ها نیروی در سطحی اتصال دو قطعه خوب با تنش های نیروی در مقطع عرضی برابر است. نیروی نیروی که هر سطح در این حالت به برین عمل کند از حاصل ضرب تنش نیروی متوسط در سطح مؤثر مربع نسبت می آید:

$$F = \frac{\tau_{max} + 0}{2} \times S \times R = \frac{TR}{2J} \times S \times R \Rightarrow \tau_{max} = \frac{2Z_{all} \times A \times J}{SR^2}$$

نکته ۳ اگر برای اتصال خوب از عیب استفاده شود

$$\tau_{max} = \tau_{all} \Rightarrow \frac{TR}{J} = \tau_{all} \Rightarrow \tau_{max} = \frac{\tau_{all} \times J}{R}$$

نکته ۴ اگر در عیب از سطح استفاده شود برای مقاطع غیر دایره ای است، میزان صرف سطح برای تنش تبیینی کمترین در هر دو مقطع برابر است.

$$q \times S = \tau_{all} \times A, \quad q = \frac{T}{2A_m} \Rightarrow S_{min} = \frac{2 \times \tau_{all} \times A \times A_m}{T}$$

لازم می دانم از جناب آقای مهندس غفاری بابت اسکن
خلاصه این درس تشکر ویژه و صمیمانه داشته باشم

**اگر این جزوه نقشی در موفقیت شما در
کنکور کارشناسی ارشد و دکتری داشت،
لطفا ما را از دعای خیر خود
بی نصیب نگذارید.**

با تشکر

مصطفی رحیمی

nce.rahimi@yahoo.com