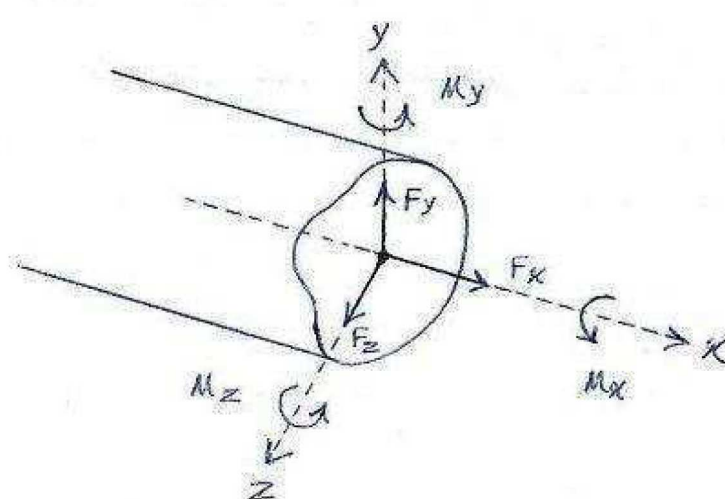


« بِسْمِ اللَّهِ الرَّحْمَنِ الرَّحِيمِ »



درس - مقاومت مصالح (ا)



شما تیک عمومی :

F_x : axial Force نیروی محوری

F_y و F_z : shearing Force نیروهای برشی

* F_x ها ایجاد کشش یا فشار می کنند.

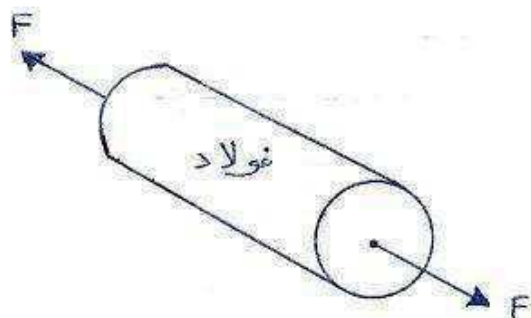


M_x : Twisting Couple

گشتاور پیچشی

M_y و M_z : Bending Moment

گشتاور خمشی



* تعریف مقاومت تنها بر

حساب نیروی محوری -

صیغ نیست بلکه به سطح

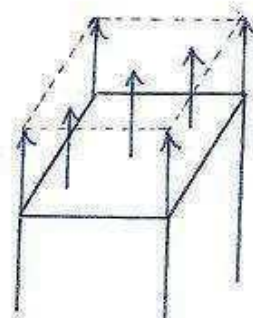
مقطع هم بستگی دارد.

* تنش : توزیع نیرو بر واحد سطح
 $\sigma = \frac{F}{A} \quad (\frac{N}{m^2})$

* چون در بخش نیروی محوری هستیم این تنش را « تنش محوری » گویند.

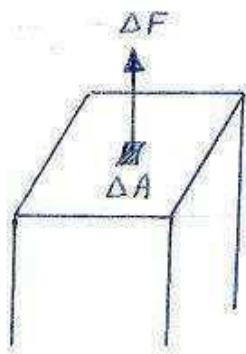
$$SI \quad \left\{ \begin{array}{l} Pa = \frac{N}{m^2} \\ 1 \text{ MPa} = 10^6 \text{ Pa} \\ 1 \text{ GPa} = 10^9 \text{ Pa} \end{array} \right.$$

$$\left\{ \begin{array}{l} 1 \text{ psi} = 1 \text{ lb/in}^2 \\ 1 \text{ psf} = 1 \text{ lb/ft}^2 \end{array} \right.$$



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

تنش محوری را تنش نرمال هم می‌گویند چون بر هر مقطعی موازی با سطح عمود است.

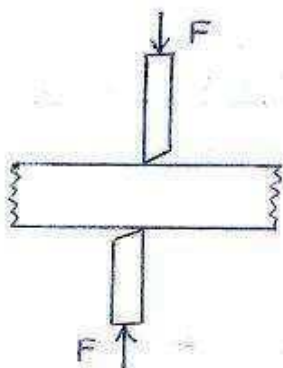


اگر توزیع تنش یکنواخت نباشد:

$$\sigma = \lim_{\Delta A \rightarrow 0} \frac{\Delta F}{\Delta A}$$

$$dF = \sigma \cdot dA$$

$$F = \int dF = \int \sigma dA$$

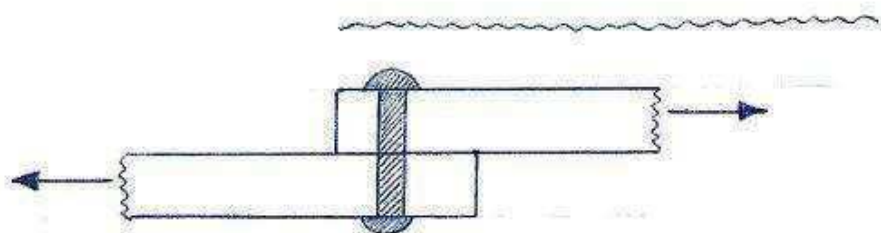


تنش برشی -

$$* \tau_{ave} = \frac{F}{A}$$

$$* \tau = \lim_{\Delta A \rightarrow 0} \frac{\Delta F}{\Delta A}$$

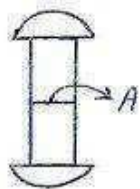
* عمدتاً پیچها، پرچها و پینها تحت اثر نیروی برشی قرار می گیرند.



پرچها -

- ۱- مقاومت خود پین
- ۲- مقاومت ورق پشت پین

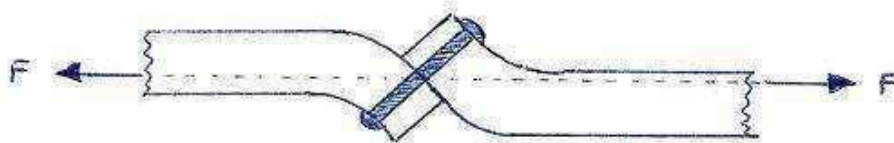
در مطلب اهمیت دارد



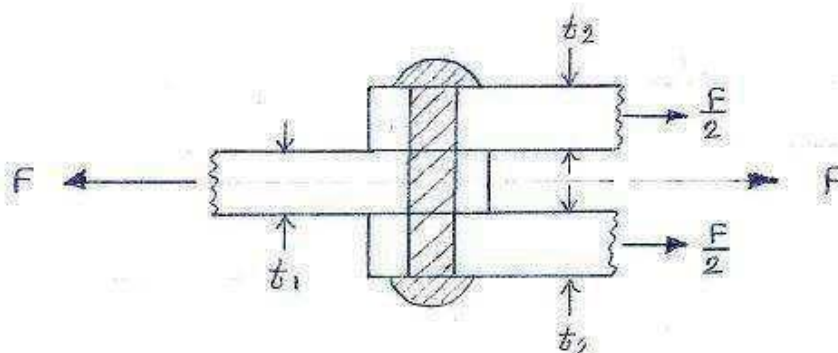
$$\tau_{ave} = \frac{F}{A}$$

single shear (I)
برش ساده

به علت فاصله بین امتداد نیروهای وارده یک گشتاور پدید می آید -
که باعث deformation می شود.



برای حل این مشکل :



$$\tau_{ave} = \frac{F}{2A} \quad \text{double shear} \quad (II)$$

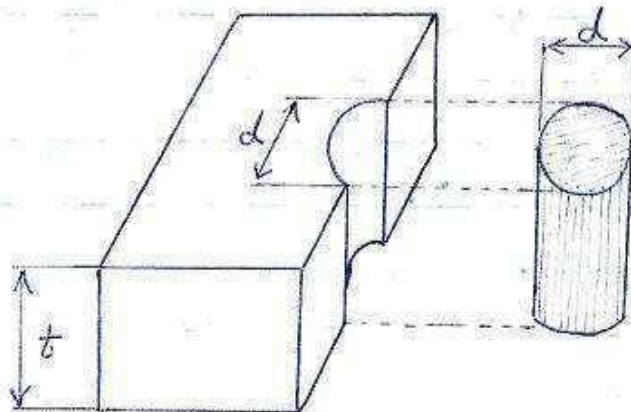
برش دو پل

* ۱) در مورد ورق یا صفحه پشت پین :

(تنش لهیدگی)

(تنش تکیه گاهی)

(Bearing stress)



$$I) \quad \sigma_b = \frac{F}{t \cdot d}$$

$$II) \quad \sigma_b = \frac{F}{2 t_2 d}$$

تنش حد نهائی - بالا تر از تنش که یک جسم می تواند تحمل کند.

برای فولاد ساختمانی 3700 kg/cm^2 است.

$$\frac{\text{تنش حد نهایی}}{\text{ضریب اطمینان}} = \text{تنش مجاز}$$

تنش حد نهایی : ultimate stress

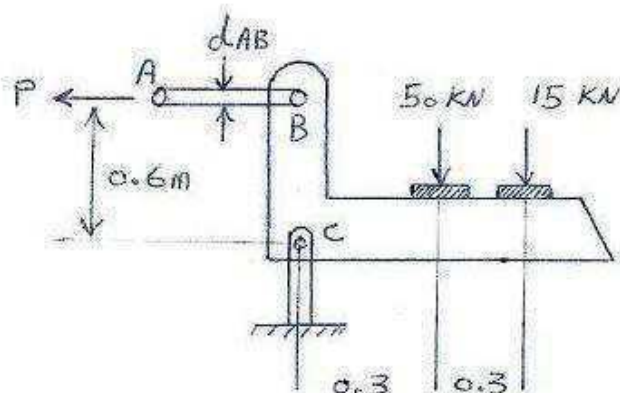
تنش مجاز : allowable stress

ضریب اطمینان : Factor of safety (F.S.)

$$\sigma_{all} = \frac{\sigma_u}{F.S} \quad \tau_{all} = \frac{\tau_u}{F.S}$$

هر قدر ضریب اطمینان بالاتر باشد پایه های ساختمان محکمتر و مقاطع سنگین تر و قیمت تمام شده بالاتر است. در صنایع - هواشی ضریب اطمینان را بالا نمی برند تا هواپیما سنگین نشود بلکه در کیفیت مصالح دقت می کنند.

مثال -



AB

$$\sigma_u = 600 \text{ MPa}$$

$$F.S. = 3.3$$

$$L_{AB} = ?$$

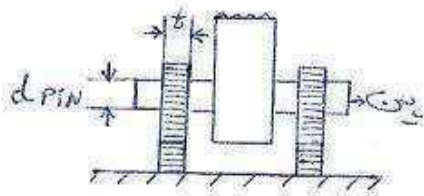
فرشاد سرایی - مهندس پایه یک تأسیسات مکانیکی
 طراحی - نظارت - اجرا
 ۱۵۴۰۰۰۰۰۱۷۲۷۶ - نظام مهندسی
 ۱۵۴۰۰۰۰۰۰۲۸۱۵ - پروانه مهندسی
 ۱۵۴۰۰۰۰۰۱۲۲۲ - شماره شهرسازی

جزوه درس مقاومت مصالح (۱) آقای مهندس همایونفر
 دانشگاه آزاد اسلامی واحد جنوب تهران - دانشکده فنی (سال ۱۳۷۲)

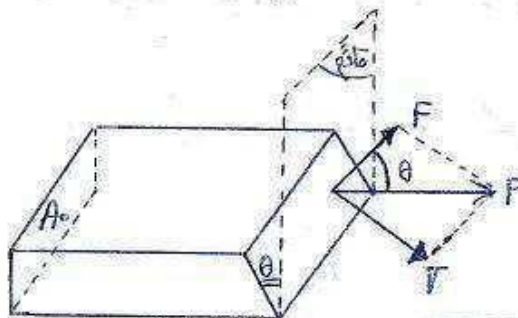
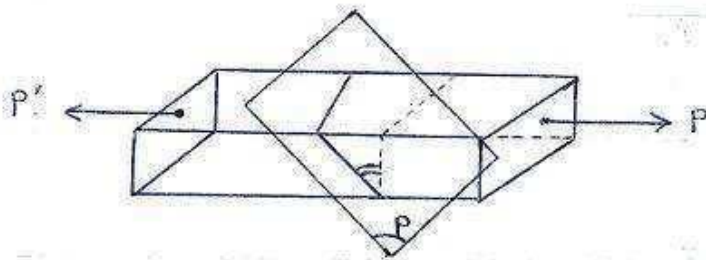
(v)

$\sigma_{uc} = 350 \text{ MPa}$
 $d_{PIN} = ?$
 $F.S. = 3.3$

$\sigma_{all} = 300 \text{ MPa}$
 $t = ?$



تنش در صفحه مایل :



F - نیرو بر صفحه قائم
 V - تنش بر صفحه قائم

۸)

$$F = P \cos \theta$$

$$V = P \sin \theta$$

$$A_0 = A_\theta \cos \theta$$

$$A_\theta = \frac{A_0}{\cos \theta}$$

$$\sigma = \frac{F}{A_\theta} = \frac{P \cos \theta}{A_0 / \cos \theta} \rightarrow \sigma = \frac{P}{A_0} \cos^2 \theta$$

$$\tau = \frac{V}{A_\theta} = \frac{P \sin \theta}{A_0 / \cos \theta} \rightarrow \tau = \frac{P}{A_0} \sin \theta \cos \theta$$

۱) $\theta = 0^\circ$

$$\sigma_{\max} = \frac{P}{A_0}$$

حک.

۲) $\theta = 90^\circ$

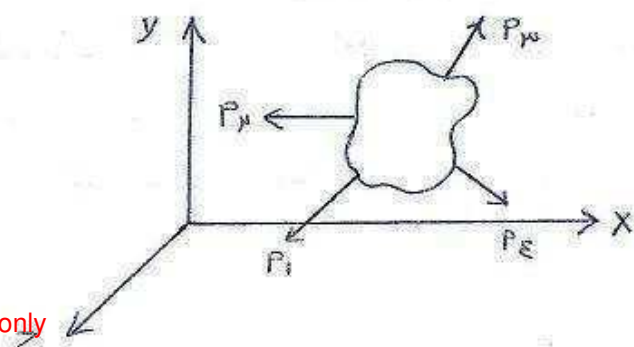
$$\sigma = 0$$

۳) $\theta = 45^\circ$

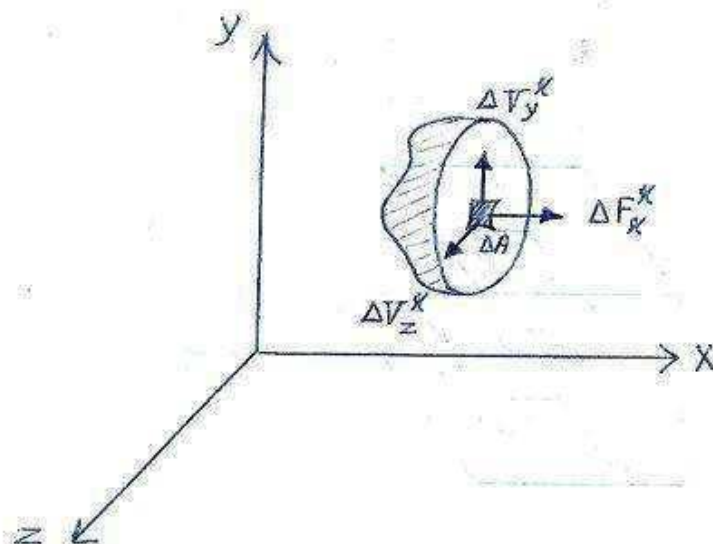
$$\begin{cases} \tau_{\max} = \frac{P}{\sqrt{2} A_0} \\ \sigma = \frac{P}{\sqrt{2} A_0} \end{cases}$$

* اگر جسمی در تمام جهات تحت نیرو قرار بگیرد یا :

« تنش در شرایط کلی بارگذاری »



الف - جیسع را با صفحہ ای موازی 2-y - قطع می کنند :



F_x^k : بالائی صفحہ قطع کننده را مشخص می کند (که صفحہ 2-y - است نمود بر محور x) . اندیس - یا بینی جهت نیرو را نشان می دهد .

$$\left\{ \begin{array}{l} \sigma_{xx} = \lim_{\Delta A \rightarrow 0} \frac{\Delta F_x^k}{\Delta A} \\ \tau_{xy} = \lim_{\Delta A \rightarrow 0} \frac{\Delta V_y^k}{\Delta A} \\ \tau_{xz} = \lim_{\Delta A \rightarrow 0} \frac{\Delta V_z^k}{\Delta A} \end{array} \right.$$

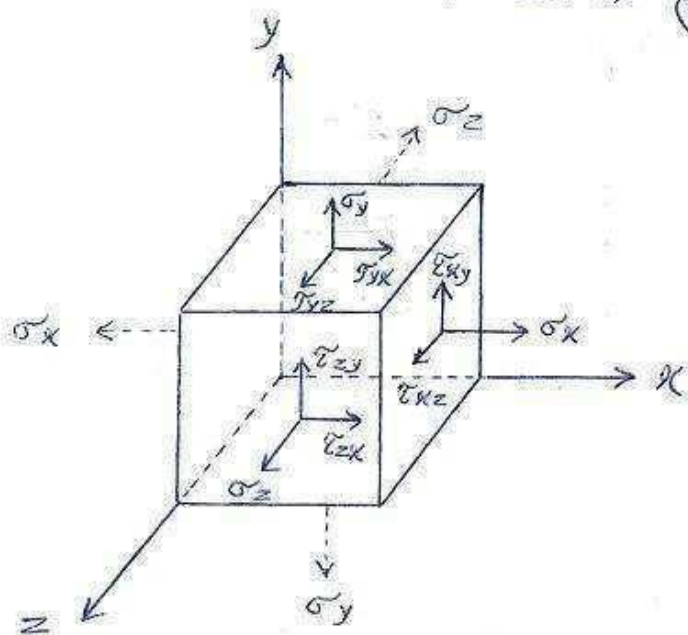
فرشاد سرایی - مهندس پایه یک تأسیسات مکانیکی
 طراحی - نظارت - اجرا
 ۱۵۳۰۰-۱۷۲۷۶
 پروانه مهندسی:
 ۱۵۳۰۰-۵۲۸۱۵
 شماره شهر سازی:
 ۱۵۳-۵۱۲۲۲

جزوه درس مقاومت مصالح (۱) آقای مهندس همانوشهر
 دانشگاه آزاد اسلامی واحد جنوب تهران - دانشکده فنی (سال ۱۳۷۲)

$$\begin{array}{ccc} \sigma_{xx} & \tau_{xy} & \tau_{xz} \\ \tau_{yx} & \sigma_{yy} & \tau_{yz} \\ \tau_{zx} & \tau_{zy} & \sigma_{zz} \end{array}$$

برای حالت الف -
 برای حالت ب -
 برای حالت ج -

و اگر پس از قطع، قطع سمت راست را در نظر بگیریم باز هم (۹) حالت تنش خواهیم داشت.



* در هر وجه مکعب سه مؤلفه داریم لذا در کلی ترین حالت برای یک المان مکعبی شکل ۱۸ تنش داریم که اگر در حالات خاصی دو برو آنها را مساوی فرض کنیم حداقل (۹) تنش خواهیم داشت.

* تنش از جنس بردار نیست و مانند نیرو نمی باشد و لذا نقطه اثر برای آن معنی ندارد و روی سطح تعریف می شود. تنش به زاویه صفحه هم بستگی دارد.

* تنش تا نوسر مرتبه درجه است. کمیت های اسکالر تا نوسر مرتبه صفر هستند و کمیت های برداری تا نوسر مرتبه اول هستند.

نکته - اگر در حالت فوق نیروها را $F = \sigma \cdot A$ قرار دهیم و برای حالت تعادل استاتیکی حول یکی از محورها - گشتاور بگیریم به نتیجه جالبی می رسید :

(۱)

$$\begin{aligned}\tau_{xy} &= \tau_{yx} \\ \tau_{yz} &= \tau_{zy} \\ \tau_{zx} &= \tau_{xz}\end{aligned}$$

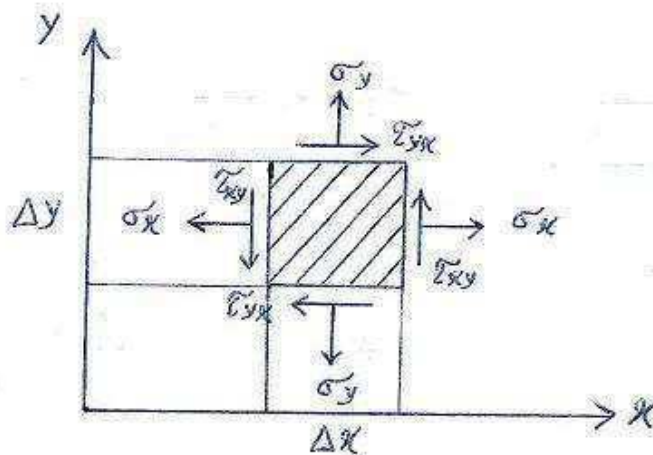
* یعنی -

تنشهایی که روی در وجه عمود بر هم به یکدیگر نزدیک می شوند با هم برابرند. پس برای حالت کلی که ضیست تنها (۶) مؤلفه (سه تا محوری و سه تا برشی) را تعریف کنیم.

* پس اگر روی یکی از دو صفحه عمود بر هم تنش برشی بوجود آید روی دیگری هم پدید می آید.

* روی المانهای چرخیده و زاویه دار ولواین که تنها نیروهای محوری داشته باشیم باز هم تنش برشی پدید می آید.

« تنش در جبری » : مثلاً برای صفحه ها.



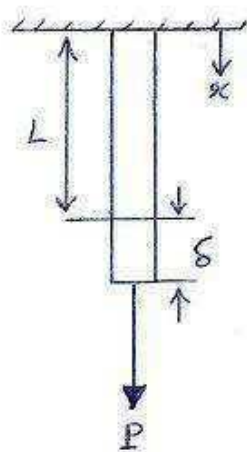
* با ندر حالت قبل : « $\tau_{yx} = \tau_{xy}$ »

تغییر فرم : « Deformation »

* بحث ما فعلاً در نیروهای شعری (فشاری ، کششی) است .

* عوامل مؤثر در کاهش یا ازدیاد طول :

- ۱- سطح مقطع
- ۲- جنس
- ۳- طول



$\delta = \text{Elongation} = \text{تغییر طول}$

$\epsilon = \text{Strain} = \text{تغییر طول نسبی}$

« $\epsilon = \frac{\delta}{L}$ کرنش »

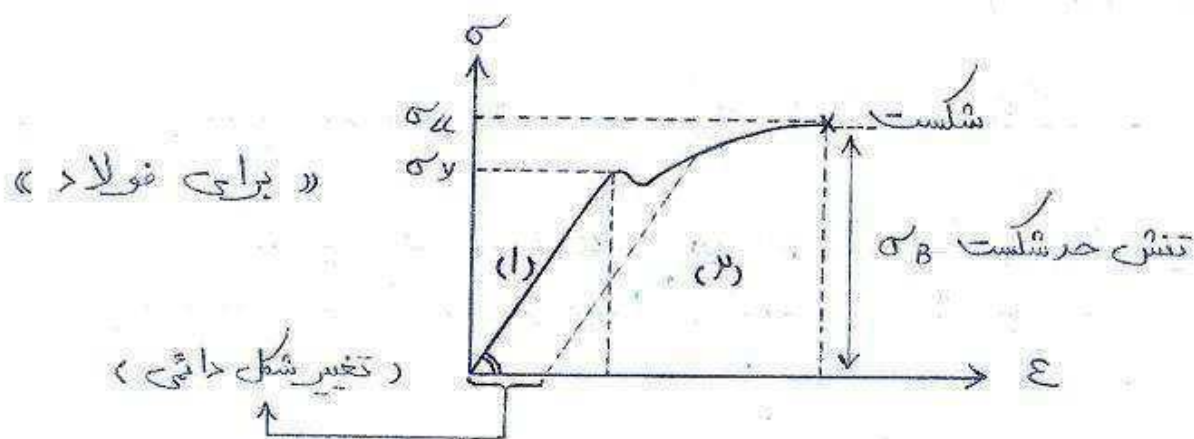
« $\epsilon = \lim_{\Delta x \rightarrow 0} \frac{\Delta \delta}{\Delta x} = \frac{d\delta}{dx}$ »



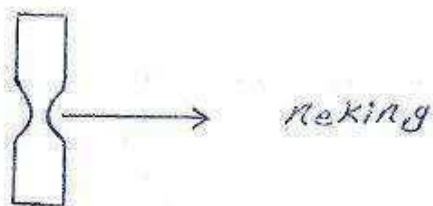
* کرنش دیا نسیون ندارد .

رابطه (دیاگرام) تنش و کرنش :

* دیاگرام ($\sigma - \epsilon$) بستگی مستقیم به جنس دارد و به صورت تجربی بدست می آید .



σ_u - ultimate stress	تنش حد نهائی
σ_y - yield stress	تنش حد تسلیم
σ_B - Braking stress	تنش حد شکست



ناحیه (۱) : ناحیه الاستیک
 ناحیه (۲) : ناحیه پلاستیک

* در مقاومت مصالح بحث عمده ما در رابطه با طراحی اجسام در ناحیه الاستیک است.

* مسئله ای که به ویژه در مورد فولادها بسیار مهم است این است که رفتار فولادها در ناحیه الاستیک خطی است :

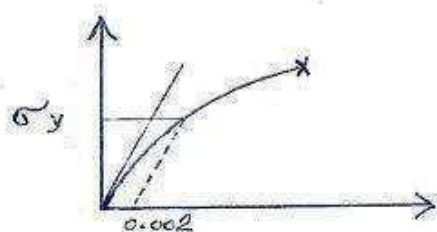
$$\sigma = E \cdot \epsilon$$

« قانون هوک »

* E : ضریب زاویه

* هر قدر جرم سختتر باشد E بزرگتر است و بالعکس.

در مورد اجسامی که *dactile* نیستند و در ناحیه الاستیک به صورت دائمی تغییر می کنند تقریب 0.2% در نظر می گیرند :



0.2% offset method

درصد از دیا طول - هر قدر E بزرگتر باشد درصد از دیا طول کمتر است لذا فولادهای ساختمانی را از جنس نرم انتخاب می کنند.

percent
(Elongation)

$$\text{درصد از دیا طول} = \frac{L_B - L_0}{L_0} \times 100$$

Braking - B

درصد کاهش سطح مقطع -

$$\text{درصد کاهش سطح مقطع} = \frac{A_0 - A_B}{A_0} \times 100$$

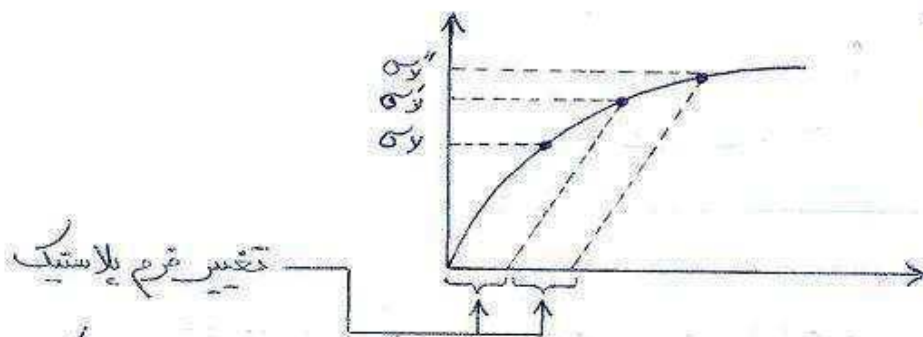
* $\sigma = \frac{P}{A_0}$ تنش تقریبی و هندسی است چون مرتباً سطح مقطع کاهش می یابد و تنش واقعی از تقسیم لحظه ای P به A همان لحظه بدست می آید $\sigma = \frac{P}{A}$.
به همین ترتیب $\epsilon = \frac{\Delta L}{L_0}$ کرنش هندسی است و $\Delta \epsilon = \frac{\Delta L}{L}$

$$\epsilon_t = \sum \Delta \epsilon = \sum \Delta L / L = \int_{L_0}^L \frac{dL}{L} = \ln \left(\frac{L}{L_0} \right)$$

$$\epsilon_t = \ln \left(\frac{L}{L_0} \right) \text{ «کرنش واقعی»}$$

روش کرنش ساختی :

(Strain hardening)

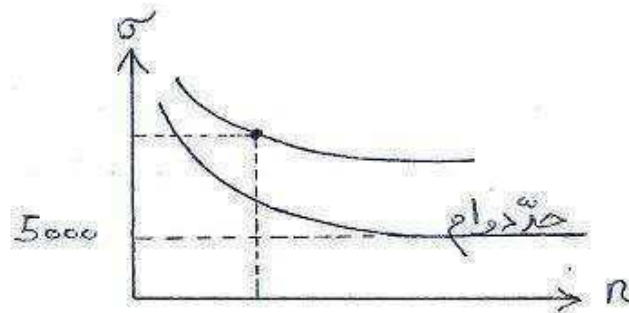


* اگر در صنعت چند بار جسم را تحت کرنش قرار دهیم و به حد پلاستیک برسائیم و سپس ول کنیم تنش حد تسلیم جسم بالا می رود (به شرط آن که به اندازه باشد). چکش کاری سطح بعضی قطعات (مثل محور قطار) نیز به همین دلیل می باشد.

خزش (Creep) : اگر قطعه‌ای در ناحیه الاستیک طراحی و بارگذاری شود اما بار به مدت طولانی روی جسم قرار گیرد، جسم دفرمه می‌شود و به شکل اولیه باز نمی‌گردد. - خزش به دو نوع بستگی دارد.

خستگی (fatigue) : در اثر بارگذاری متناوب این پدیده در جسم رخ می‌دهد که موجب شکست جسم می‌شود.

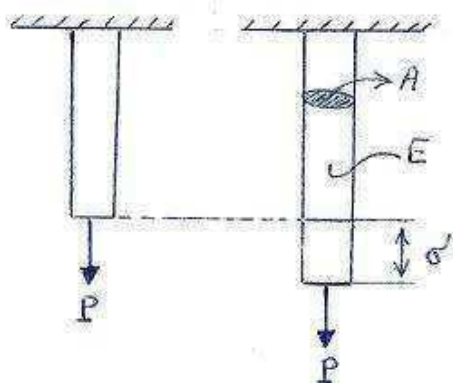
* برای مواد مهندسی یک نمودار ارائه می‌شود که معمولاً این نمودارها از یک حقیقت به بعد مستقیم می‌شوند که به آن حد دوام گویند. که از آن پس می‌توان بطور دائمی به آن اطمینان داشت.



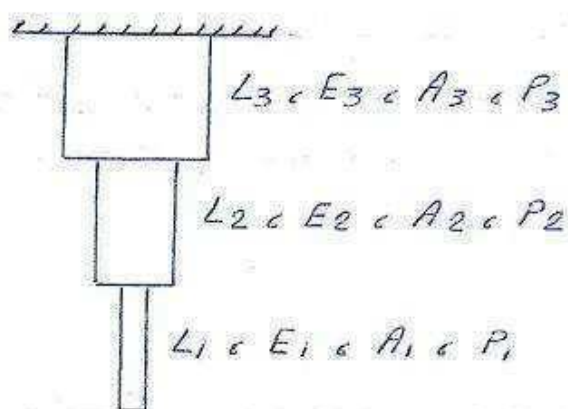
n - تعداد دفعات بارگذاری در طول عمر طراحی شده جسم.

تغییر فرم تحت بارگذاری محوری :

(IV)



$$\begin{cases} \sigma = \frac{P}{A} \\ \sigma = E \epsilon \\ \epsilon = \frac{\sigma}{E} = \frac{P}{AE} \\ \epsilon = \frac{\delta}{L} \end{cases} \Rightarrow \delta = \frac{PL}{AE}$$

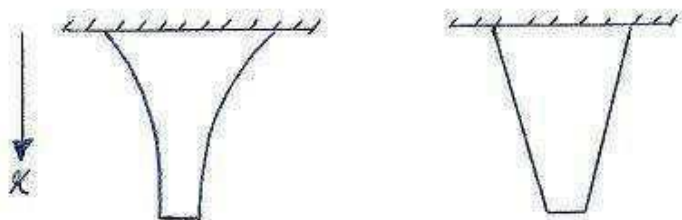


حالت کلی -

$$\delta = \sum_{i=1}^n \frac{P_i L_i}{A_i E_i}$$

* این برای مقاطع است که می توان آن ها را تقسیم بندی کرد.

* برای مقاطعی که قابل تقسیم بندی نیست :



$$\epsilon = \frac{d\delta}{dx}$$

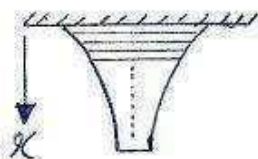
$$d\delta = \epsilon dx$$

$$d\delta = \frac{P dx}{AE}$$

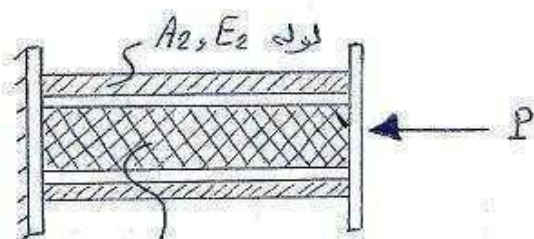
 \Rightarrow

$$\delta = \int_0^L \frac{P dx}{AE}$$

* اما P هم می تواند تغییر کند مثلاً در یک میل آویخته نیروی وزن در لایه های بالایی بیشتر است و در لایه های پایینی کمتر یعنی P هم تابع x می شود.



مسائل نامعین



* معین کنید که میل گردد و لوله هر یک چه مقدار از نیرو را منتقل می کنند.

میل گردد A_1, E_1

این مسئله از نظر استاتیکی نامعین است چون فقط معادله ۶ :

$$P = P_1 + P_2$$

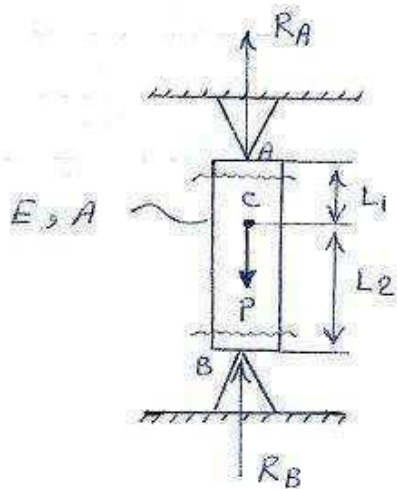
دارد اما به کمک مقاومت مصالح :

$$P = P_1 + P_2 \quad (I)$$

$$\left. \begin{aligned} \delta_1 &= \frac{P_1 L}{A_1 E_1} \\ \delta_2 &= \frac{P_2 L}{A_2 E_2} \end{aligned} \right\} \xrightarrow{\delta_1 = \delta_2} \frac{P_1 L}{A_1 E_1} = \frac{P_2 L}{A_2 E_2} \quad (II)$$

$$(I) \text{ و } (II) \Rightarrow * P_1 = \frac{A_1 E_1 P}{A_1 E_1 + A_2 E_2}$$

$$* P_2 = \frac{A_2 E_2 P}{A_1 E_1 + A_2 E_2}$$



مثال ۲ - عکس العمل هر تکیه گاه چقدر است ؟

$$\text{استاتیکی} \rightarrow R_A + R_B = P \quad (I)$$

* در مقاومت مصالح می گوییم مجموع تغییر طولها باید صفر شود :

$$\delta_1 + \delta_2 = 0$$

* در مقطع پایین نیروی داخلی R_B و فشاری و منفی است

(۳۰)

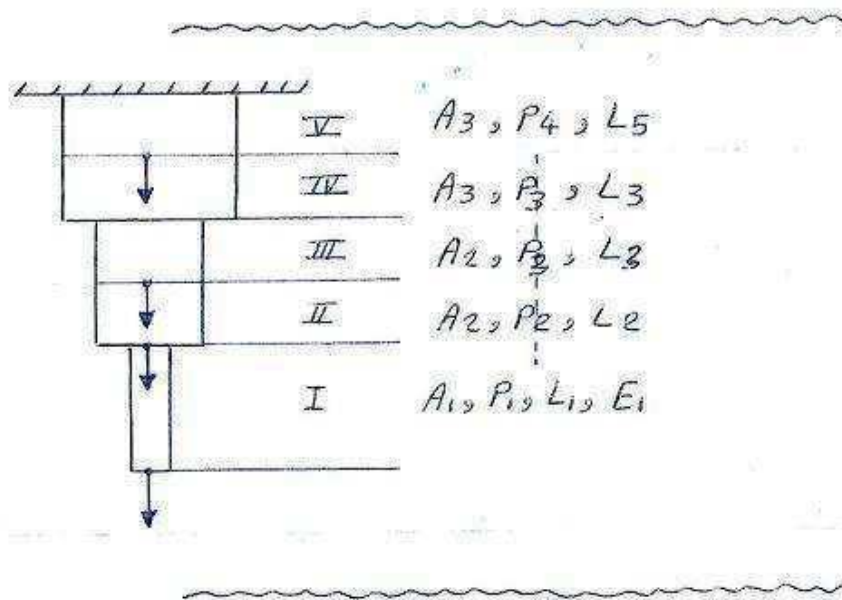
و در مقطع بالایی نیروی داخلی R_A و کشش و مثبت است :

$$\frac{R_A L_1}{AE} - \frac{R_B L_2}{AE} = 0 \quad (II)$$

$$(I) \text{ و } (II) \Rightarrow * R_A = \frac{PL_2}{L}$$

$$* R_B = \frac{PL_1}{L}$$

راه حل دوم - از اصل جمع بندی آثار جداگانه یا -
(Superposition) استفاده می شود .



هرجا سطح مقطع یا
نیروی عوض شود -
یک مقطع جدید -
پدید می آید .

تغییر طول حرارتی :



Thermal ΔT

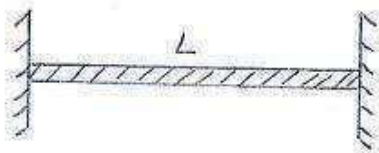
چون تغییر طول داریم پس سراغ کرنش می رویم :

$$\delta_T = \alpha (\Delta T) L$$

$$\epsilon_T = \frac{\delta_T}{L} \Rightarrow$$

$$\epsilon_T = \alpha \Delta T$$

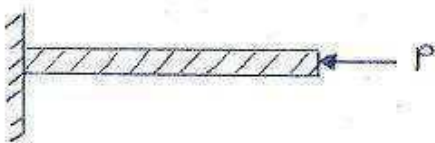
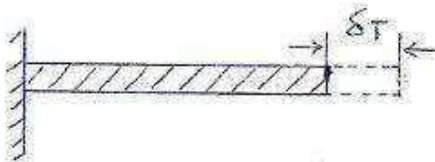
* کرنش حرارتی (Thermal Strain) تنها کرنشی است که بدون تنش پدید می آید .



** اگر قطعه بین دو تکیه گاه قرار گیرد و حرارت ببیند یا سرد شود در آن تنش

پدید می آید اما کرنش ظاهری شود چون امکان ازدیاد طول وجود ندارد و این تنها حالتی است که تنش بدون کرنش داریم .

* برای حل این مسئله نامعین از Super position استفاده می کنیم و یک تکیه گاه را حذف می کنیم :



* P نیروی وارد از تکیه گاه حذف شده است .

اثر تکیه گاه فرضی این است که مانع بروز δ_T می شود :

$$\left. \begin{aligned} \delta_T &= \alpha (\Delta T) L \\ \delta_P &= \frac{PL}{AE} \quad (\text{اثر تکیه گاه فرضی}) \end{aligned} \right\} \xrightarrow{\text{با ید}} \delta_T + \delta_P = 0$$

$$\delta = \delta_T + \delta_P = \alpha (\Delta T) L + \frac{PL}{AE} = 0$$

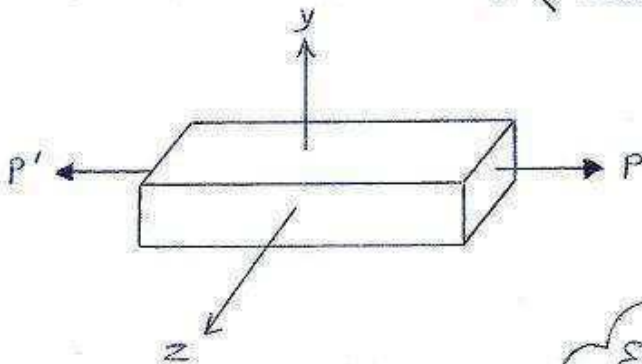
$$* P = -AE \alpha (\Delta T)$$

$$(\sigma = \frac{P}{A}) \rightarrow * \sigma_T = -E \alpha (\Delta T)$$

کرنش سه بعدی :

$$* \epsilon_K = \frac{\sigma_K}{E} \quad (\text{قانون هوک})$$

* قانون هوک در حالتی صدق می کند که بارگذاری الاستیک باشد و جسم هگن و ایزوتروپ است (یعنی اصول الاستیسیته در سه جهت x, y, z یکسان است).



$$\epsilon_y = \epsilon_z$$

کرنش جانبی

« Lateral Strain »

$$\nu \text{ (نویسندگی)} = \left| \frac{\text{Lateral Strain}}{\text{axial Strain}} \right| - \text{ضریب پواسون}$$

$$\nu = - \frac{\epsilon_y}{\epsilon_x}$$

$$\nu = - \frac{\epsilon_z}{\epsilon_x}$$

$$\epsilon_x = \frac{\sigma_x}{E}$$

\Rightarrow

$$\epsilon_y = \epsilon_z = - \frac{\nu \sigma_x}{E}$$

بارگذاری چند محوری :

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

\Rightarrow

$$* \epsilon_x = \frac{\sigma_x}{E} - \frac{\nu \sigma_y}{E} - \frac{\nu \sigma_z}{E}$$

$$* \epsilon_y = \frac{\sigma_y}{E} - \frac{\nu \sigma_x}{E} - \frac{\nu \sigma_z}{E}$$

$$* \epsilon_z = \frac{\sigma_z}{E} - \frac{\nu \sigma_x}{E} - \frac{\nu \sigma_y}{E}$$

* این روابط تنها در ناحیه الاستیک صادق هستند و این قانون -
هموی هوک است.

« بررسی تغییر حجم » :

مکعب واحدی را در نظر می گیریم :



* حجم اولیه = $1 \times 1 \times 1 = 1$

* حجم جدید = $(1 + \epsilon_x)(1 + \epsilon_y)(1 + \epsilon_z)$

* بر لیل کوچکی
 حجم جدید = $1 + \epsilon_x + \epsilon_y + \epsilon_z + \cancel{2\epsilon_x\epsilon_y} + \cancel{2\epsilon_y\epsilon_z} + \cancel{2\epsilon_x\epsilon_z} + \cancel{2\epsilon_x\epsilon_y\epsilon_z}$

* حجم جدید = $1 + \epsilon_x + \epsilon_y + \epsilon_z$

« $e = \epsilon_x + \epsilon_y + \epsilon_z$ اختلاف حجم واحد حجم »

« $\Delta V = e \cdot V$ »

(۱۳) : $e = \epsilon_x + \epsilon_y + \epsilon_z = \frac{1}{E} \left[(\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z) - \frac{2\nu}{1-2\nu} (\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z) \right]$

* * $e = \frac{1-2\nu}{E} (\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z)$

حالت خاص « فشار هیدرواستاتیک » :

α_k و α_k و α_k هر سه منفی (فشاری) بوده و با هم برابرند.

$$* \quad e = - \underbrace{\frac{3(1-2\nu)}{E}} \quad P$$

$$K = \frac{E}{3(1-2\nu)} \quad \text{مدول بালک (فشار)}$$

$$* \quad e = - \frac{P}{K}$$

* برای K هر ماده‌ای مقدار ثابتی است چون E و ν مقادیر ثابتی برای هر ماده هستند. واحد K ، پاسکال است.

نکته: $e = - \frac{P}{K}$ باید هوای منفی باشد و چون $E > 0$ است پس باید $K > 0$ باشد، $K = \frac{E}{3(1-2\nu)}$ پس باید:

$$* \quad (1-2\nu) > 0 \quad \Rightarrow \quad \left. \begin{aligned} \nu &< \frac{1}{2} \\ \nu &= \left| \frac{\frac{L.S}{A.S}}{1} \right| \end{aligned} \right\} \Rightarrow$$

$$0 < \nu < \frac{1}{2}$$

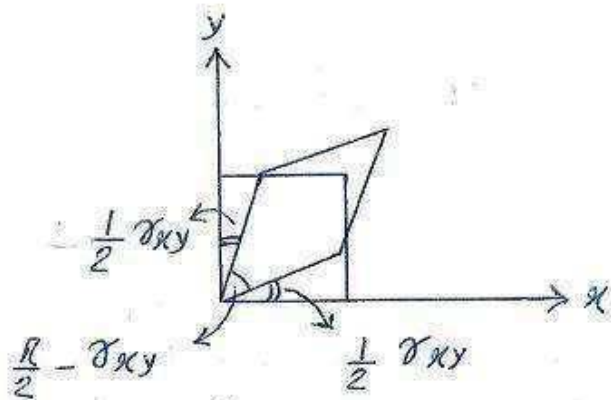
برای تمامی مصالح:

* برای مایعات تراکم ناپذیر بطور ایده آل « $\nu = \frac{1}{2}$ »

* تنش برشی تنها زوایای قطعه را تغییر می دهد اما تغییر طول نمی دهد (مثل قوطی کبریت که تحت نیروهای برشی قرار بگیرد).



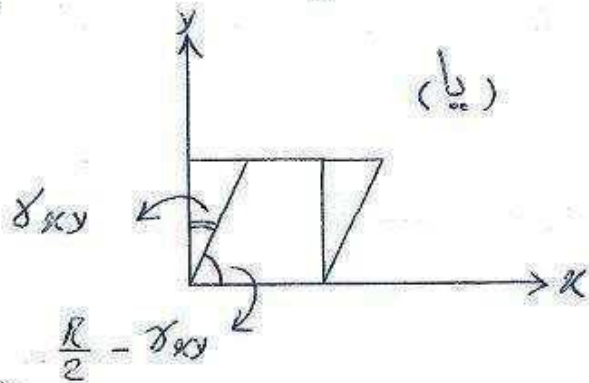
حالت در جری :



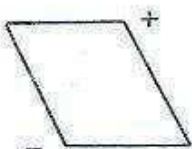
γ_{xy} : کرنش برشی

(shearing strain)

γ باید حتماً بر حسب رادیان باشد.

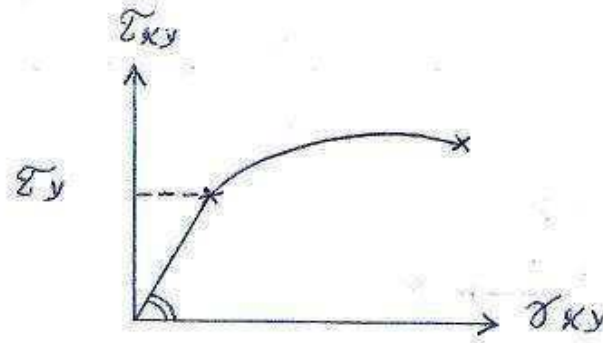


* اگر طولها در جهت $+x$ و $+y$ باشند و کاهش زاویه داشته باشند علامت کرنش برشی $+$ است و اگر یکی از آنها تغییر کند علامت $-$ است.



مثال -

مثبت



$$\tau_{xy} = G \gamma_{xy}$$

* در حد الاستیک :

(Pa) مدول برشی
(مدول صلبیت)

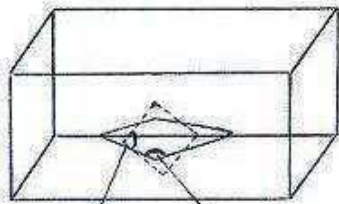
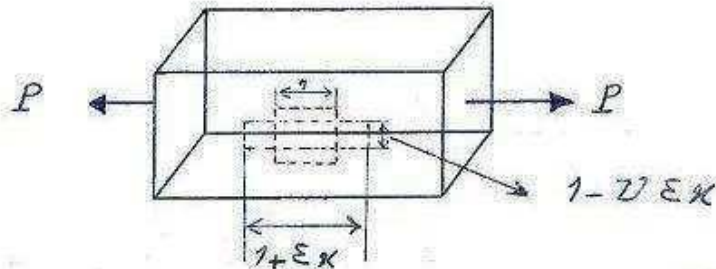
« مجموعه کلی قوانین هوک » :

$$\left\{ \begin{array}{l} \epsilon_x = \frac{1}{E} [\sigma_x - \nu (\sigma_y + \sigma_z)] \\ \epsilon_y = \frac{1}{E} [\sigma_y - \nu (\sigma_x + \sigma_z)] \\ \epsilon_z = \frac{1}{E} [\sigma_z - \nu (\sigma_x + \sigma_y)] \\ \gamma_{xy} = \frac{1}{G} \tau_{xy} \\ \gamma_{yz} = \frac{1}{G} \tau_{yz} \\ \gamma_{zx} = \frac{1}{G} \tau_{zx} \end{array} \right.$$

G از جنس E است و
هواره :

$$\left(\frac{1}{3} E < G < \frac{1}{2} E \right)$$

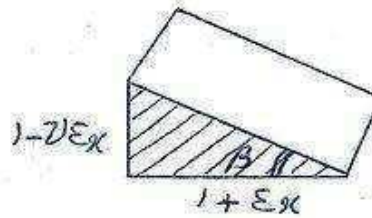
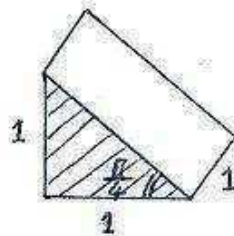
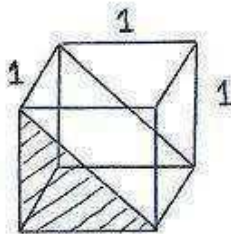
رابطه E و G و ν :



$$\frac{R}{2} - \sigma \quad \frac{R}{2} + \sigma$$

فرشاد سرایی - مهندس پایه یک تأسیسات و مکانیک
طراحی - نظارت - اجرا
تلفن: ۰۲۱-۱۷۲۷۶
پروانه مهندسی: ۰۲۸۱۵
شماره شهرسازی: ۰۱۲۲۲

جزوه درس مقاومت مصالح (۱) آقای مهندس همانبفر
دانشگاه آزاد اسلامی واحد جنوب تهران - دانشکده فنی (سال ۱۳۷۲)



$$\beta = \left(\frac{R}{4} - \frac{\sigma_m}{2} \right)$$

$$\tan \beta = \frac{\left(\tan \frac{R}{4} - \tan \frac{\sigma_m}{2} \right)}{1 + \tan \frac{R}{4} \tan \frac{\sigma_m}{2}} = \frac{1 - \frac{\sigma_m}{2}}{1 + \frac{\sigma_m}{2}}$$

$$(\text{در حالت}) : \tan \beta = \frac{1 - \nu \epsilon_k}{1 + \epsilon_k}$$

$$\sigma_m = \frac{(1 + \nu) \epsilon_k}{1 + \frac{1 - \nu}{2} \epsilon_k}$$

\Rightarrow

$$\sigma_m = (1 + \nu) \epsilon_k$$

$$\frac{\tilde{\epsilon}_m}{G} = (1 + \nu) \frac{\sigma_x}{E} \quad \leftarrow \quad \left(\gamma_m = \frac{\tilde{\epsilon}_m}{G} \text{ و } \epsilon_x = \frac{\sigma_x}{E} \right)$$

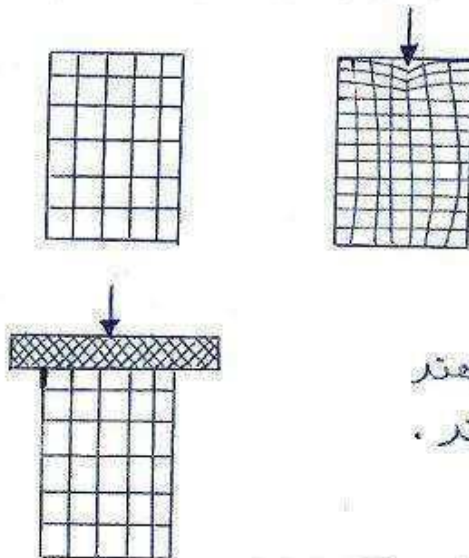
$$G = \frac{E}{1 + \nu} \times \frac{\tilde{\epsilon}_m}{\sigma_x}$$

$$\left(\sigma_x = \frac{P}{A} \text{ و } \tilde{\epsilon}_m = \frac{P}{2A} \right) \Rightarrow$$

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

م - علامت MAX
و در زاویه $\frac{\pi}{4}$ است.

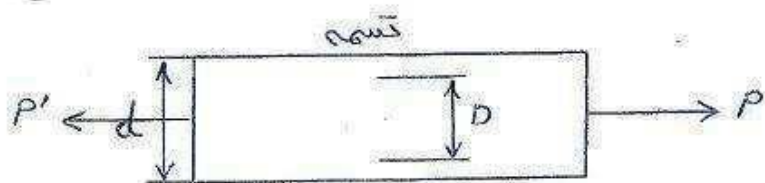
نحوه بارگذاری و تأثیر آن در تنش :



* به همین علت است
که روی خاک فونداسیون
می گذارند و روی آن هم
صفحه فولادی صلب قرار می دهند
و سپس تیر آهنها را برپا می کنند.

اصل سست و نان - اگر بار بطور متمرکز وارد شود در ناحیه اعمال
بار هیچ یک از این روابط صادق نیست و با
آنها نمی توان آنالیز تنش کرد.

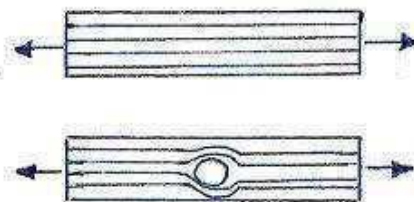
تمرکز تنش :



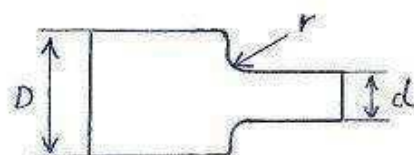
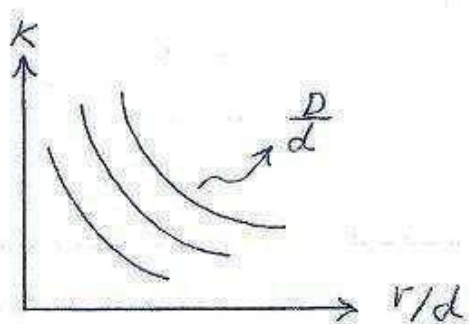
* اگر سطح min را با $(d-D)$ محاسبه کنیم و تنش بحرانی را یافته و تسمه را طراحی کنیم می بینیم که در محل تسمه پاره می شود، علت این امر (تمرکز تنش) است :

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

ضریب تمرکز تنش

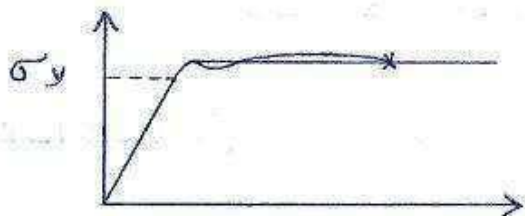


* باید حتی المقدور از گوشه های تیز اجزا پرهیز کرد و شعاعی مثل ۲ به ۲ داد .



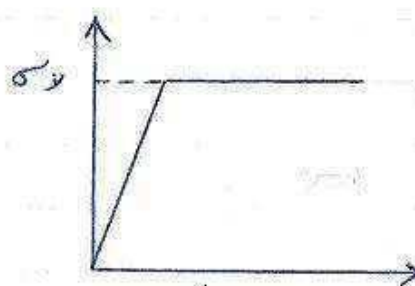
تغییر فرم الاستیک :

* معمولاً برای کارهای عادی مهندسی ناحیه پلاستیک را با یک خط یا منحنی تقریب می زنند از جمله مدل (الاستوپلاستیک):



مثال - میله ای را تحت کشش قرار می دهیم پس بار را برمی داریم تغییر فرم دائمی آن چقدر است؟

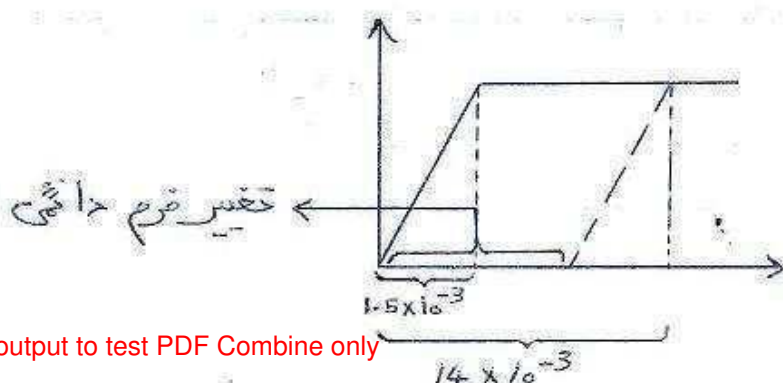
$$\begin{cases} L = 500 \text{ mm} \\ A = 60 \text{ mm}^2 \\ E = 200 \text{ GPa} \\ \sigma_y = 300 \text{ MPa} \\ \Delta L = 7 \text{ mm} \end{cases} \quad \text{از دیاد طول}$$



« مدل الاستوپلاستیک »

$$\frac{7}{500} = 14 \times 10^{-3}$$

$$\epsilon_y = \frac{\sigma_y}{E} = \frac{300 \times 10^6}{200 \times 10^9} = 1.5 \times 10^{-3} \quad \text{گرفتگی حد تسلیم}$$



$$\varepsilon_D = \varepsilon_c - \varepsilon_y = 14 \times 10^{-3} - 1.5 \times 10^{-3}$$

$$\varepsilon_D = 12.5 \times 10^{-3}$$

$$\delta_D = L \cdot \varepsilon_D = 12.5 \times 10^{-3} \times 500$$

$$(\delta_D = 6.25 \text{ mm})$$

(D - Deformation)

« Residual Stress » - تنشهای باقیمانده

۱- تأثیرات حرارت: فولادها در دمای بالا مدول الاستیسیته خود را از دست می‌دهند و نرم می‌شوند.



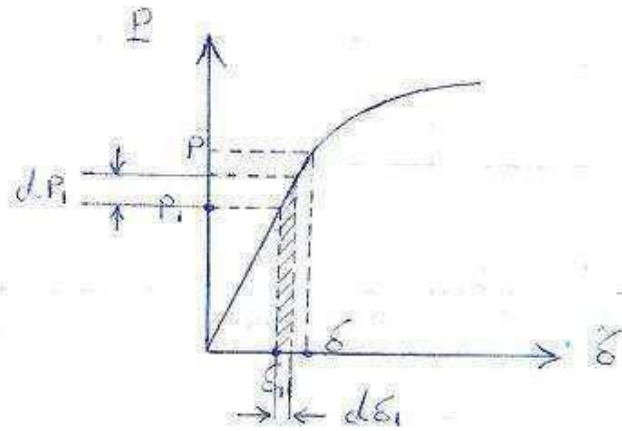
* اگر میل گرد کوچکی را برای بالا بردن جسم فولادی به آن جوش دهیم به علت بالا رفتن دمای آن در موقع سرد شدن یک تنش باقیمانده در آن ذخیره می‌شود.

راه حل ۱- کل جوش را مدتی در کوره قرار دهیم تا تنش زدائی یا (Stress Relief) شود.

راه حل ۲- جسم بزرگ را پیش از جوشکاری به طور مقطعی (پیش گرم) کنیم.

انرژی کرنشی (Strain Energy)

وقتی تغییر فرم داریم علت آن وجود نیرو است و این نیرو - کاری انجام می دهد که ذخیره می شود . ما حالت بارگذاری استاتیکی را بررسی می کنیم (یعنی بار از صفر شروع شده به Max می رسد و برعکس بارگذاری دینامیکی که بار یکباره و به همراه انرژی جنبشی وارد می شود و بارگذاری ناگهانی که نیروی وزن یکباره وارد می شود) .



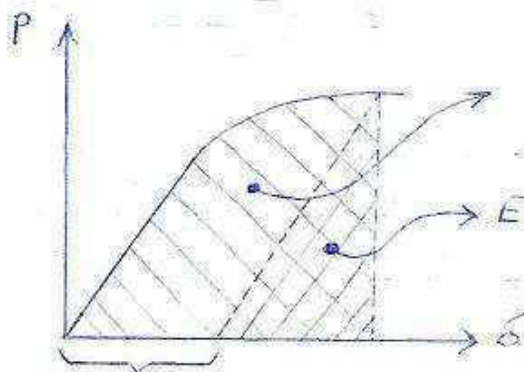
Load - deflection diagram

مساحت زیر منحنی = $P_1 d\delta_1$

$$W = \int_0^{\delta} P_1 d\delta_1$$

$$U = W = \int_0^{\delta} P_1 d\delta_1$$

انرژی کرنشی



Inelastic strain Energy

Elastic strain Energy

تغییر فرم دائمی

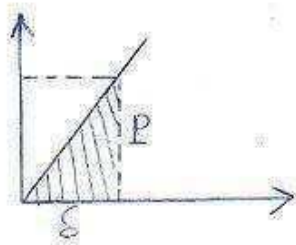
$$U = W = \frac{P\delta}{2}$$

در حالت پلاستیک :

$$\delta = \frac{PL}{AE}$$

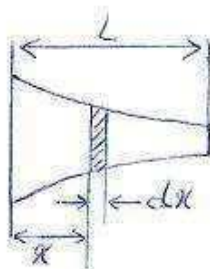
\Rightarrow

$$U = \frac{P^2 L}{2AE}$$



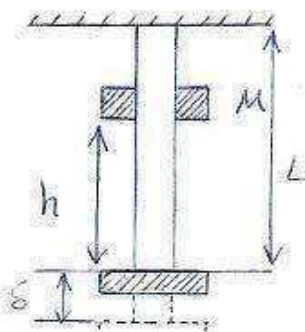
$$U = \frac{EA\delta^2}{2L}$$

در حالت سطح مقطع متغیر :



$$U = \int_0^L \frac{P(x)^2 dx}{2EA(x)}$$

« Dynamic Loading » : بارگذاری دینامیکی :



- * فرضی - ناحیه الاستیک است .
- پس از برخورد باز نمی گردد .
 - انرژی گرمائی تولید نمی شود .

(۳۵)

$$E_p = Mgh - \frac{1}{2} Mv^2 \Rightarrow v = \sqrt{2gh}$$

$$\begin{cases} \text{انرژی پتانسیل کل} = W(h + \delta) = Mg(h + \delta) \\ \text{انرژی کرنش} = \frac{EA\delta^2}{2L} \end{cases} \Rightarrow$$

$$W(h + \delta) = \frac{EA\delta^2}{2L} \Rightarrow EA\delta^2 - 2LW\delta - 2LWh = 0$$

$$\Rightarrow \delta = \frac{WL}{EA} + \left[\left(\frac{WL}{EA} \right)^2 + \frac{2WLh}{EA} \right]^{1/2}$$

(۳۶) $\delta_{static} = \frac{WL}{EA}$

$$\delta = \delta_{st} + (\delta_{st}^2 + 2h\delta_{st})^{1/2}$$

$$\Rightarrow \delta = \sqrt{2h\delta_{st}} \quad \leftarrow \delta_{st} \ll h$$

$$\sigma = E\varepsilon = E \frac{\delta}{L} = \frac{W}{A} + \left[\left(\frac{W}{A} \right)^2 + \frac{2WhE}{AL} \right]^{1/2}$$

(۳۷) $\sigma_{static} = \frac{W}{A}$

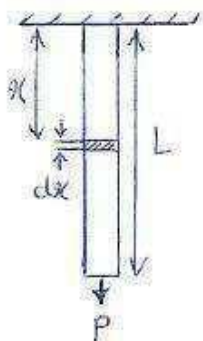
$$\sigma = \sigma_{st} + \left(\sigma_{st}^2 + \frac{2hE}{L} \sigma_{st} \right)^{1/2}$$

تنش در حالت بارگذاری دینامیکی

بارگذاری ناگهانی : تفاوت آن با حالت دینامیکی این است که $h=0$ است.
(Suddenly applied loads)

$$h=0 \Rightarrow \sigma = 2\sigma_{st}$$

مثال -



A, E, L و $(P + \text{وزن})$

تحت تأثیر این نیروی متغیر انرژی کرنشی چقدر است؟

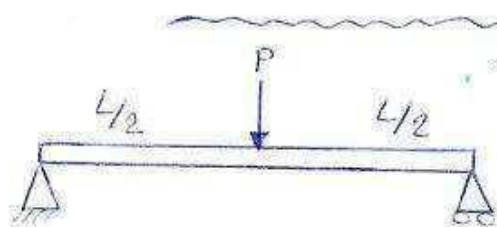
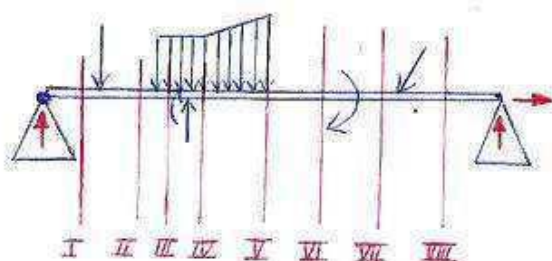
$$U = \int_0^L \frac{P_x^2 dx}{2EAx}$$

$$(\because P_x = \gamma A (L-x) + P)$$

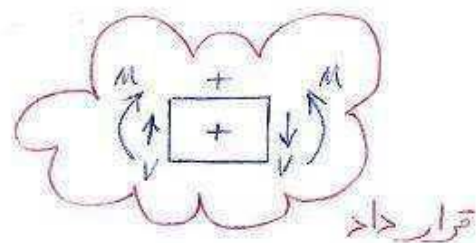
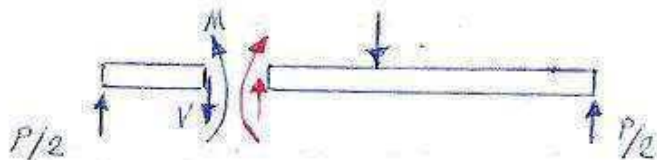
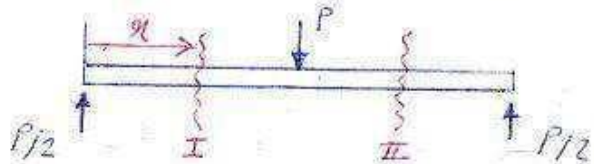
$$U = \int_0^L \frac{[\gamma A (L-x) + P]^2 dx}{2EA} = \frac{\gamma^2 A L^3}{6E} + \frac{\gamma P L^2}{2E} + \frac{P^2 L}{2AE}$$

رسم دیاگرامهای نیروی برشی و گشتاور خمشی :

- ۱- پیکره آزاد را رسم کرده بجای گشتاور کرنیل قرار می دهیم.
- ۲- عکس المثل تکب گامها را بدست می آوریم (تنها در این قسمت می توان بجای بار گسترده معادل متمرکز آن را قرار داد)
- ۳- تشخیص مقاطعی که باید بررسی شود



مثال -



قرار داد

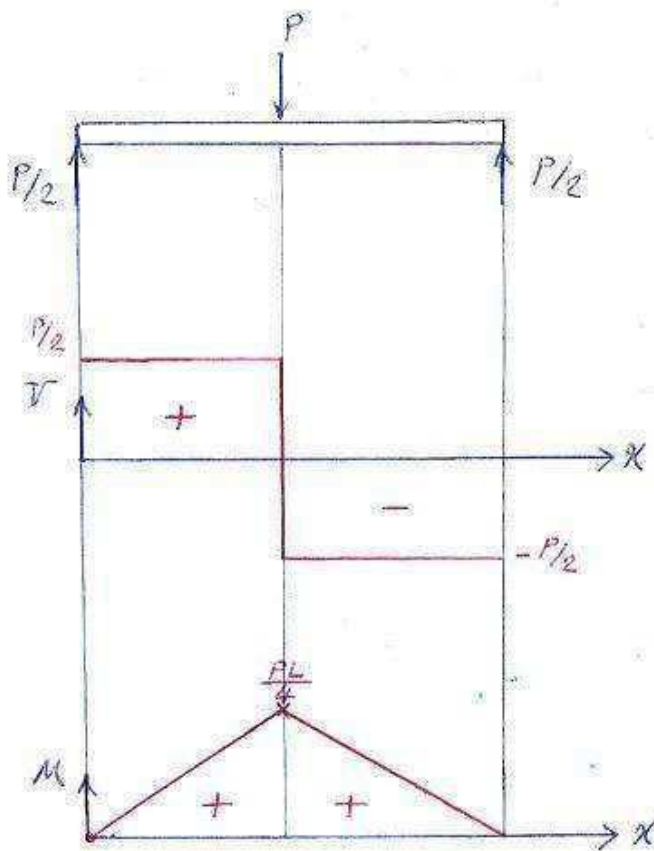
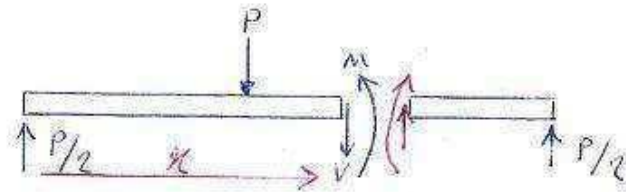
در مقطع اول :

$$V = P/2$$

$$M - P \cdot x/2 = 0 \Rightarrow M = P \cdot x/2$$

* گشتا در آن حول نقطه ای می گیریم که روی مقطع قرار دارد.

در مقطع > و <

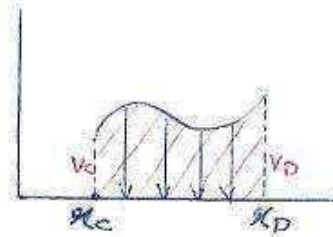
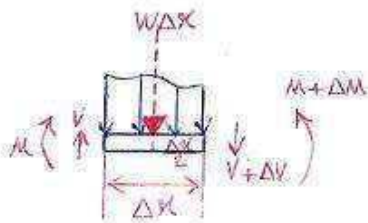
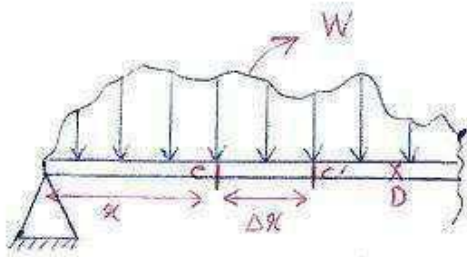


$$\Pi \begin{cases} V = -\frac{P}{2} \\ M = P(L-x)/2 \end{cases}$$

* اگر مقدار برش (+) باشد شیب دیاگرام خمشی صعودی است و اگر مقدار برش (-) باشد برعکس.

* رابطه‌ای بین بار گسترده و نیروی برشی و گشتاور خمشی:

تیر را در نظر می‌گیریم که بار گسترده نا مشخصی که می‌توان آن را w فرض کرد بر آن وارد می‌شود.



مجموع نیروها در جهت قائم

$$V - (V + \Delta V) - W \Delta x = 0$$

$$\frac{\Delta V}{\Delta x} \xrightarrow{\Delta x \rightarrow 0} = \frac{-W \Delta x}{\Delta x} \Rightarrow \frac{dV}{dx} = -W$$

$$\frac{dV}{dx} = -W$$

* یعنی در هر نقطه شیب دیاگرام نیروی برشی برابر با منفی بار گسترده در همان نقطه است.

* اگر بین نقاط دلخواه c و D انتگرال گرفت شده

$$V_D - V_C = - \int_{x_c}^{x_D} W dx$$

* یعنی اختلاف نیروی

برشی میان دو نقطه

برابر است با سطح زیر منحنی بار گسترده بین همان دو نقطه و با علامت مخالف.

مجموع گشتاورها حول c:

$$(M + \Delta M) - M - V \Delta x + W \Delta x \times \frac{\Delta x}{2} = 0$$

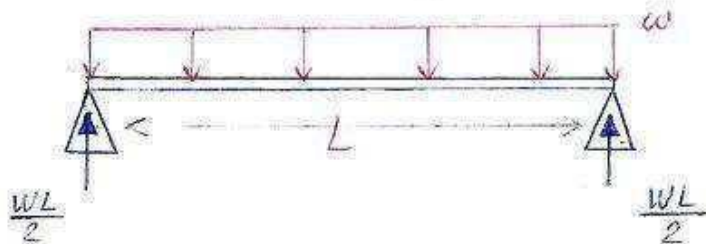
$$\frac{\Delta M}{\Delta x} \xrightarrow{\Delta x \rightarrow 0} = \frac{V \Delta x}{\Delta x} - \frac{1/2 W (\Delta x)^2}{\Delta x} \Rightarrow \frac{dM}{dx} = V$$

$$\frac{dM}{dx} = V$$

(ع۵)

$$M_D - M_C = \int_{x_C}^{x_D} V dx$$

مثال -



کافیست نیروی برش را در تکیه گاه حرکت زده و از فرمول استفاده کنیم.

$$V - V_A = - \int_0^x w dx \Rightarrow$$

$$V = V_A - wx \Rightarrow V = \frac{WL}{2} - wx$$

$$\Rightarrow V = w \left(\frac{L}{2} - x \right) \quad \text{در تمام نقاط تیر بسته به } x$$

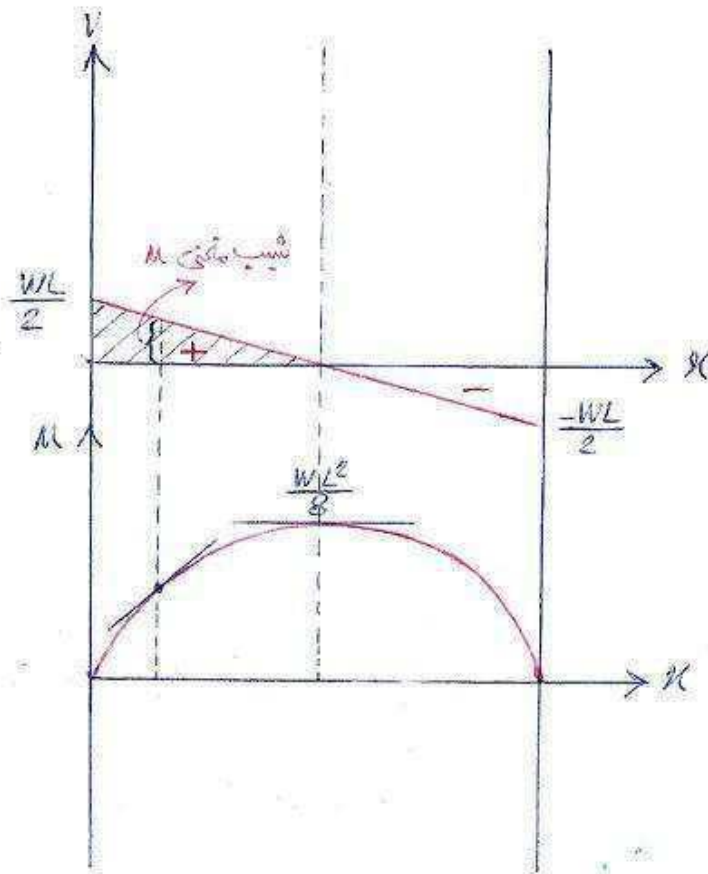
گشتاور هم در تکیه گاه صفر است (چون تکیه گاه درگیر نیست) :

$$M - M_A = \int_0^x V dx = \int_0^x w \left(\frac{L}{2} - x \right) dx \Rightarrow$$

$$M = \frac{w}{2} (Lx - x^2) \quad \text{معادله یک سهمی}$$

(یک واحد) (درجه یار گسترده > درجه V > درجه M)

« نمودارها »



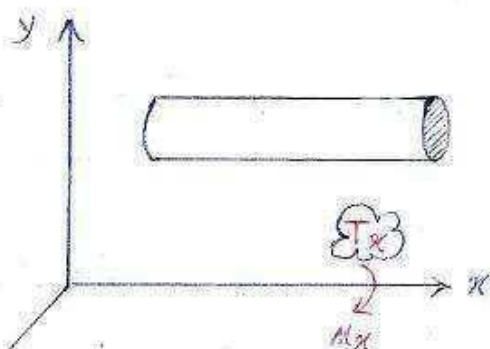
$V > 0 \rightarrow$ شیب M صعودی
 $V < 0 \rightarrow$ شیب M نزولی

$$* \quad M_{x=L/2} = M_{max} = \frac{wL^2}{8}$$

* اگر شیب برش منفی باشد دقت منفی M به سمت مقادیر منفی است و اگر شیب برش مثبت باشد برعکس. نسبت بارگسترده به دیاگرام V هم به همین صورت است.

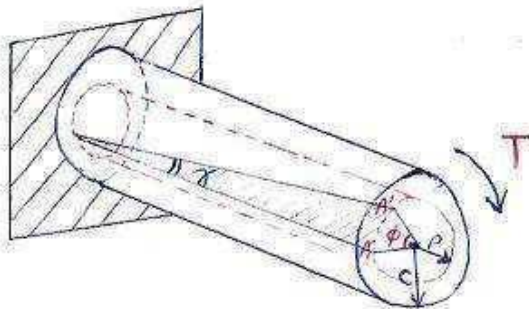
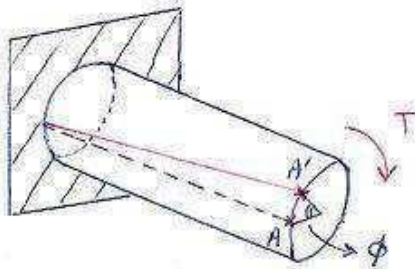
« Torsion »

« بخش »



حول محور اصلی جسم (K)

پیش‌مقاطع دایره‌ای



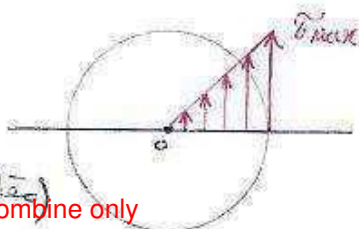
γ - کرنش زاویه‌ای

* قانون هوک $\tau = G \gamma$

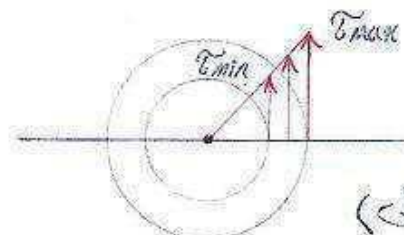
$$\begin{cases} \widehat{AA'} = R\phi \\ \widehat{AA'} = \gamma L \end{cases} \Rightarrow R\phi = \gamma L \Rightarrow$$

$$\left. \begin{aligned} \gamma &= \frac{R\phi}{L} \\ \gamma_{max} &= \frac{c\phi}{L} \end{aligned} \right\} \xrightarrow[\phi]{\text{با حذف}} \gamma = \frac{R}{c} \gamma_{max}$$

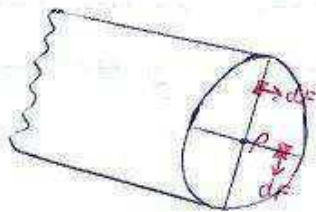
$$G\gamma = \frac{R}{c} G\gamma_{max} \Rightarrow \tau = \frac{R}{c} \tau_{max} \quad \text{رابطه خطی}$$



(مقاطع دایره‌ای)



(مقاطع دایره‌ای)



استاتیك : $T = \int p dF$

$dF = \tilde{\sigma} dA$

$$\int p(\tilde{\sigma} dA) = T$$

$$\int p\left(\frac{L}{c} \tilde{\sigma}_{\max}\right) dA = T$$

$$\frac{\tilde{\sigma}_{\max}}{c} \int p^2 dA = T$$

(J) میان قطبی

چون J برای دایره
تویر $\frac{1}{2} R c^4$ و -
برای دایره توخالی

$\frac{1}{2} R(c_e^4 - c_i^4)$ است و لذا

مسئله تنها شکل هندسی می گیرد و لذا :

$$\tilde{\sigma}_{\max} = \frac{T \cdot c}{J}$$

$$\tilde{\sigma} = \frac{T \cdot \rho}{J}$$

* اگر در دایره توخالی بجای p
محل داخلی را قرار دهیم $\tilde{\sigma}_{\min}$
را می دهیم و با قرار دادن شعاع
خارجی $\tilde{\sigma}_{\max}$ درست می آید.

$$\tilde{\sigma}_{\max} = \frac{c \cdot \phi}{L}$$

$$\tilde{\sigma}_{\max} = \frac{\tilde{\sigma}_{\max}}{c} = \frac{T \cdot c}{J \cdot c}$$

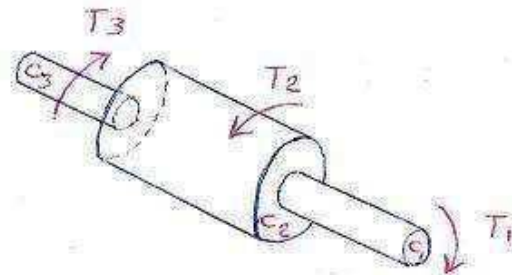
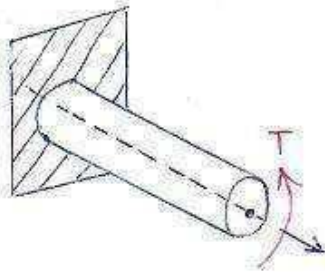


$$\phi = \frac{T L}{G \cdot J}$$

زاویه پیچش

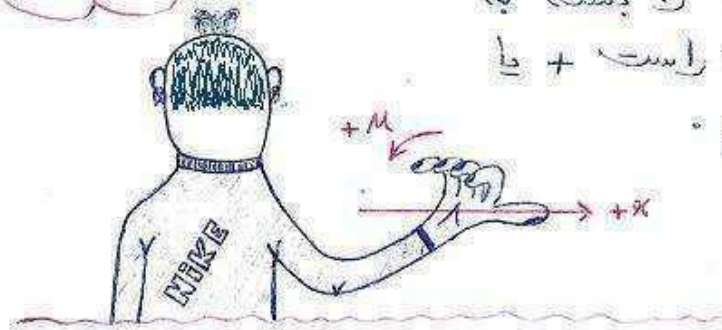
- G - مشخصه مقاومت مصالح مقطع
- J - مشخصه هندسه مقطع

نکته:

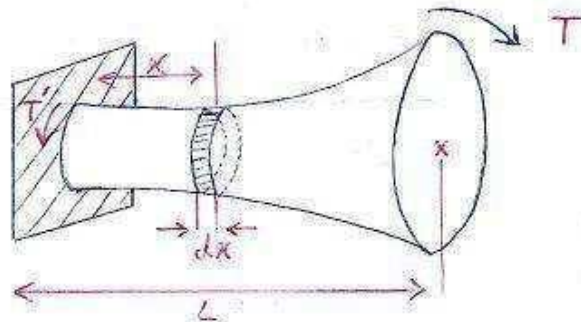


$$\phi = \sum \frac{T_i L_i}{G J_i}$$

- * علامت T ها را دست به قانون دست راست + یا - می گیریم.



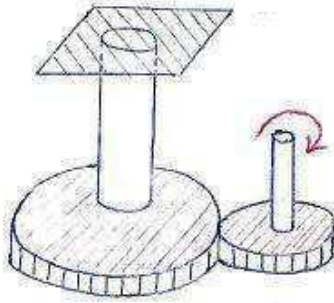
نکته:



$$d\phi = \frac{T dx}{J G}$$

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

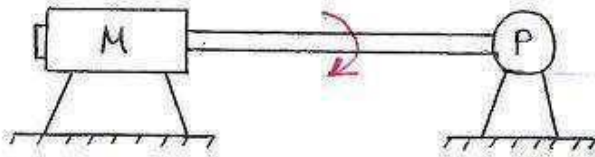
* چرخنده ها -



زوایای پیچش با هم
جمع می شوند.

Transmission
(shafts)

محورهای انتقال قدرت :



* توان و دور موتور

و نوع جنس محور
را داریم (یا قطی

محور) لذا می توان هر مشخصه ای از محور را که در طراحی آن لازم
است محاسبه نمود.

$$\begin{cases} P = T \omega \\ \omega = 2\pi f \end{cases}$$

 \Rightarrow

$$\begin{aligned} P &= 2\pi f T \\ T &= \frac{P}{2\pi f} \end{aligned}$$

f - فرکانس

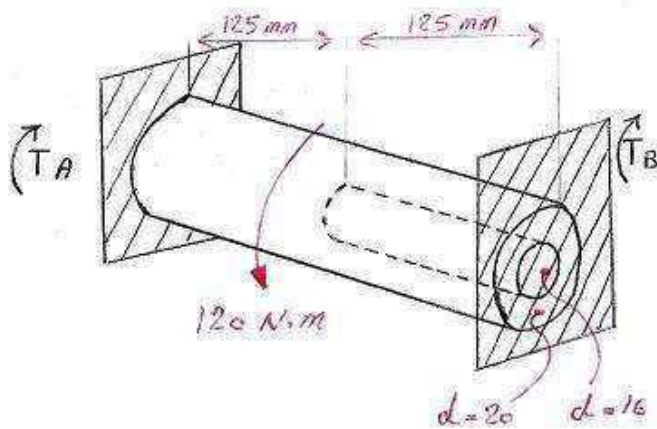
$$\tau_{max} = \frac{T \cdot c}{J} = \frac{T}{J/c} \rightarrow J/c = \frac{T}{\tau_{max}}$$

از روی جنس
برسخت می آید

$$J/c = \frac{1/2 \pi c^4}{c} = \frac{1}{2} \pi c^3 \rightarrow c \text{ محاسبه می شود}$$

نکته - در محورهای توخالی باید J/c_2 را بررسی کنیم زیرا -
حد اکثر تنش برشی در آنجا پدید می آید.

مسائل نامعین استاتیکی :



مثال - در دو تکیه گاه
A و B گشتاورها
را محاسبه کنید.

$$* T_A + T_B = 120 \text{ N.m} \quad \textcircled{I} \quad \text{(استاتیکی)}$$

$$* \phi = \phi_1 + \phi_2 = 0 \rightarrow$$

$$\frac{T_A L_1}{J_1 G} - \frac{T_B L_2}{J_2 G} = 0 \rightarrow$$

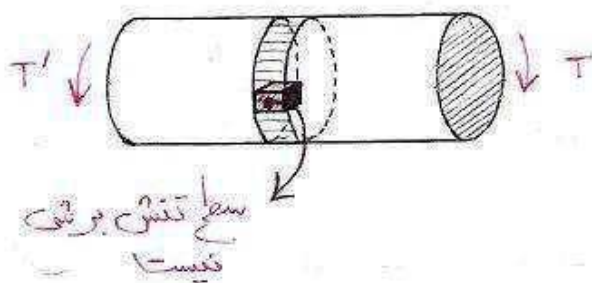
$$L_1 = L_2 = 125 \text{ mm} \rightarrow$$

$$* T_B = \frac{L_1 J_2}{L_2 J_1} T_A \quad \textcircled{II}$$

$$T_A = 75.5 \text{ N.m}$$

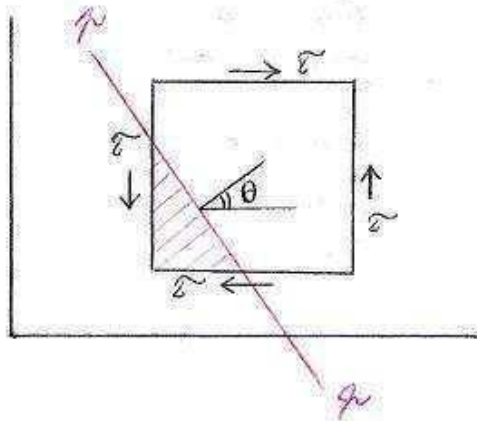
$$T_B = 44.5 \text{ N.m}$$

المانهای چرخیده :



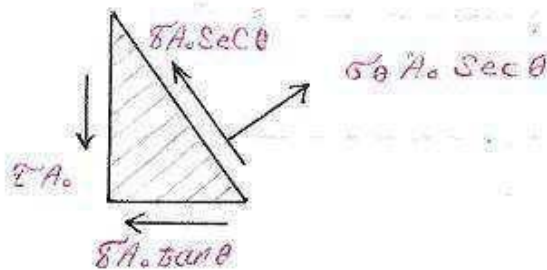
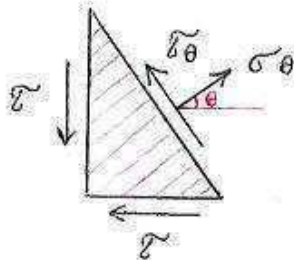
اگر المان موازی سطح مقطع
باشد فقط تنش برشی روی
آن پدید می آید و اگر المان
از حالت موازی منحرف شود -
تنش نرمال هم پدید می آید.

(۴۷)



* زاویه هر صفحه هواره
زاویه آن با سطح افق
است.

* همان نشان داده شده
یک جلد سوم هم دارد.



نیروها :

جمع نیروها در جهت σ_θ :

$$\sigma_\theta A_0 \sec \theta = \sigma A_0 \sin \theta + \sigma A_0 \tan \theta \cos \theta$$
$$\rightarrow * \sigma_\theta = 2\tau \sin \theta \cos \theta$$

جمع نیروها در جهت τ_θ :

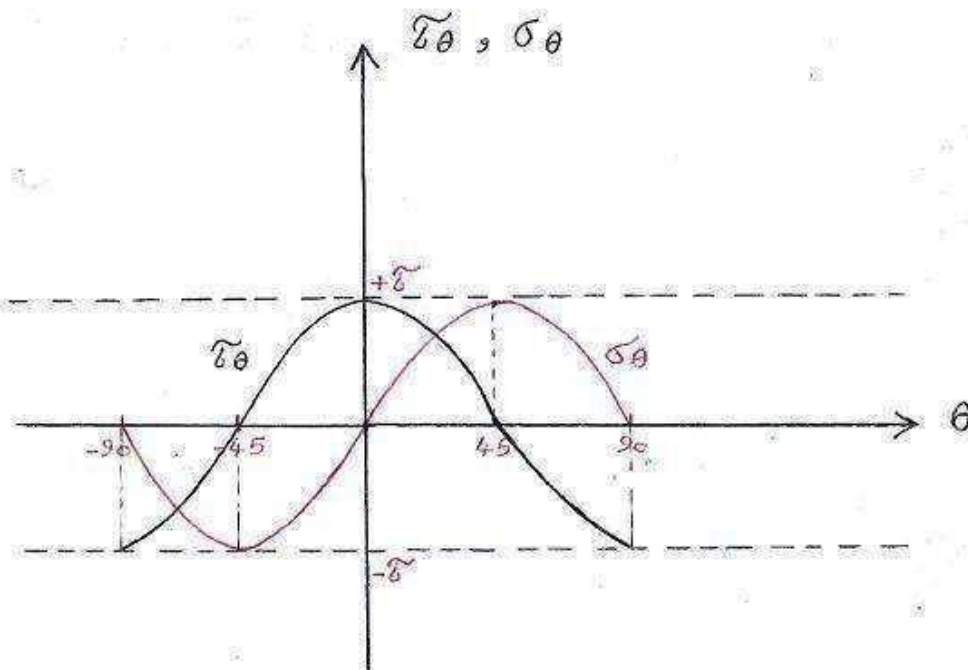
$$\tau_\theta A_0 \sec \theta = \sigma A_0 \cos \theta - \sigma A_0 \tan \theta \sin \theta$$
$$* \tau_\theta = \tau (\cos^2 \theta - \sin^2 \theta)$$

$$\sigma_\theta = \tau \sin 2\theta$$

$$\tau_\theta = \tau \cos 2\theta$$

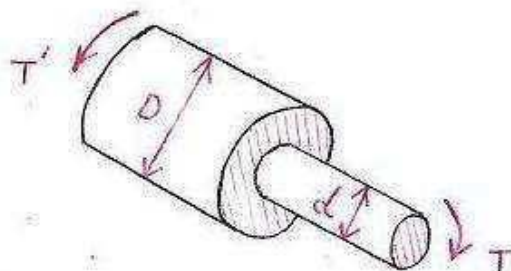
بحث -

$$\left\{ \begin{array}{lll} \theta = 0^\circ & \rightarrow & \sigma_\theta = 0 \quad \tau_\theta = \tau \\ \theta = 90^\circ & \rightarrow & \sigma_\theta = 0 \quad \tau_\theta = -\tau \\ \theta = 45^\circ & \rightarrow & \sigma_\theta = \tau \quad \tau_\theta = 0 \\ \theta = -45^\circ & \rightarrow & \sigma_\theta = -\tau \quad \tau_\theta = 0 \end{array} \right.$$



$$\tau = K \frac{T.C}{J}$$

نکته - K ضریب تمرکز تنش
برای گذر از فاصله
خطرناک.

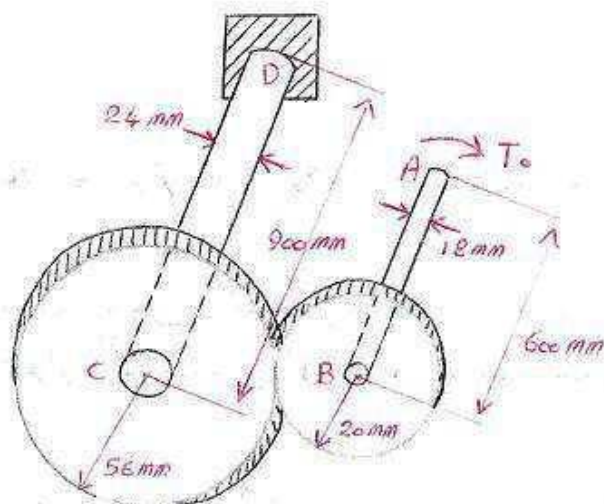


فرشاد سرایی - مهندس پایه یک تأسیسات و کانالیکه
طراحی - نظارت - اجرا
تلفن: ۱۷۲۷۶-۰۵۴-۱۵
پروانه مهندسی: ۰۲۸۱۵-۰۴۰۰-۱۵
شماره شهرسازی: ۰۱۲۲۲-۰۴-۱۵

جزوه درس مقاومت مصالح (۱) آقای مهندس همایونفر

دانشگاه آزاد اسلامی واحد جنوب تهران - دانشکده فنی (سال ۱۳۷۲)

(٤٩)



مثال -

- 1- حداکثر T_0 چقدر ؟
- 2- زاویه پیچش A ؟

$$\begin{cases} G = 80 \text{ GPa} \\ \tau_{all} = 55 \text{ MPa} \end{cases}$$

$$T_{CD} = \frac{56}{20} T_0 \rightarrow (T_{CD} = 2.8 T_0)$$

$$\tau = \frac{T_0 \cdot C}{J} \rightarrow 55 \text{ MPa} = \frac{T_0 (0.009)}{\frac{1}{2} \pi (0.009)^4} \rightarrow$$

$$T_0 = 63 \text{ N.m} \quad \text{I} \quad \& \quad AB \text{ در نظر}$$

$$CD \text{ در نظر} : \tau = \frac{T_{CD} \cdot C}{J} \rightarrow$$

$$55 \text{ MPa} = \frac{2.8 T_0 (0.012)}{\frac{1}{2} \pi (0.012)^4} \rightarrow T_0 = 53.3 \text{ N.m} \quad \text{II}$$

$$(I, II) \rightarrow * T_0 = 53.3 \text{ N.m} \quad \text{قابل قبول}$$

$$AB \text{ در نظر} : \phi_{A/B} = \frac{T_{AB} \cdot L}{G \cdot J} = \frac{53.3 \times 0.6}{80 \text{ GPa} \times \frac{1}{2} \pi (0.009)^4}$$

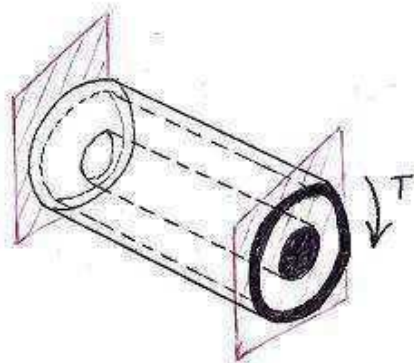
$$\phi_{A/B} = 0.03 \text{ rad} = 2.22^\circ$$

$$CD \text{ در نظر} : \phi_{C/D} = \frac{T_{CD} \cdot L}{G \cdot J} = \frac{2.8 \times 53.3 \times 0.9}{80 \text{ GPa} \times \frac{1}{2} \pi (0.012)^4}$$

$$\phi_{C/D} = 0.0515 \text{ rad} = 2.95^\circ$$

$$\phi_A = 2.8 \times 2.95 + 2.22 \Rightarrow * \phi_A = 10.48^\circ$$

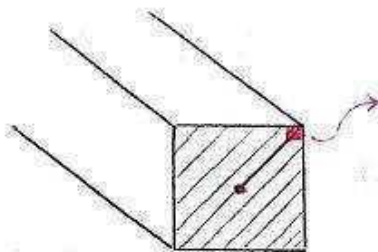
*** تعداد دور کوچکتره به نسبت قطرهای بیشتره است.
 *** مقدار گشتاور کوچکتره به نسبت قطرهای کمتره است.



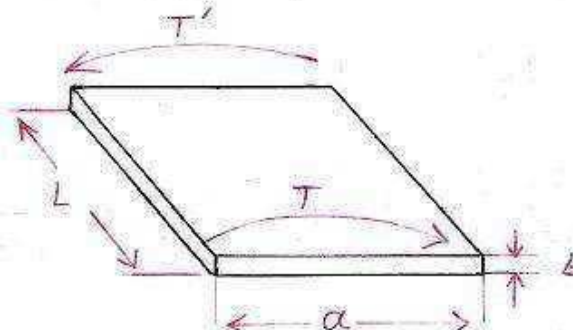
مثال - لوله و میلگرد هر یک چه مقدار گشتاور را انتقال می دهند ؟

$$\begin{cases} T_1 + T_2 = T \\ \phi_1 = \phi_2 \end{cases}$$

« مقاطع غیر دایره ای »



* تنش در دورترین شعاع صفر است
 (برعکس مقاطع دایره ای شکل)

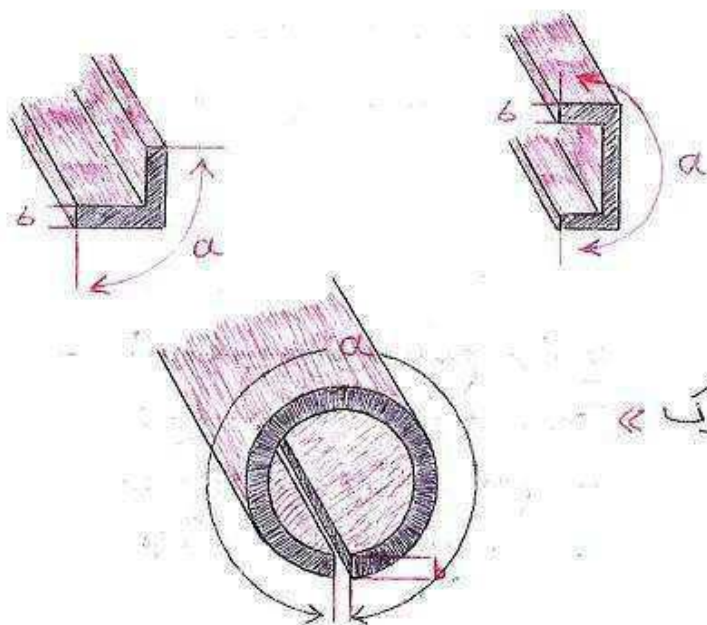


$$* \tau_{max} = \frac{T}{c_1 a b^2}$$

$$* \phi = \frac{T L}{c_2 a b^3 G}$$

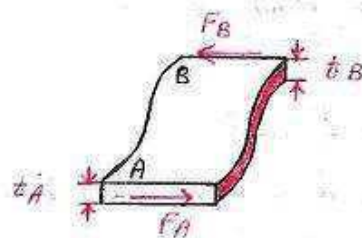
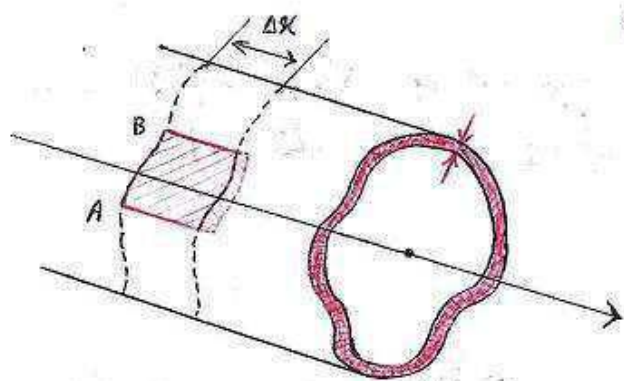
a/b	c_1	c_2
...

- * اگر a نسبت به b خیلی بزرگ شود (مثلاً 50mm به 3mm) -
 ۲ نگاه $C_1 = C_2 = 0.333$ و می توان مقاطع به شکل نبشی یا -
 ناردان یا دایره ای کامل را با همین فرمولها حل کنیم .



« مقاطع باز جدار نازک »

« محورهای توخالی جدار نازک »



$$F_A - F_B = 0 \rightarrow F_A = F_B$$

$$F_A = \bar{\tau}_A \cdot t_A \Delta x$$

$$F_B = \bar{\tau}_B \cdot t_B \Delta x$$

$$(\bar{\tau}_A t_A = \bar{\tau}_B t_B)$$

چون A و B نقاط دلخواهی هستند لذا :

$$\tau \cdot t = \text{const} \rightarrow$$

$$\tau = \tau \cdot t$$

(shear flow)

جریان برش



* این دو برش باهم برابرند

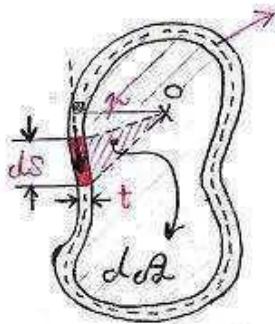
زیرا در یک المان بر روی

دو وجه قرار دارند و به هم

فزدیک می شوند.

« روی این المانی بسته تعریف می شود. »

نکته -



** المانی کوچک به ضخامت t و طول ds در نظر می گیریم.

$$* dA = t ds$$

$$dF = \tau \cdot dA = \tau \cdot (t ds) = (\tau \cdot t) ds = \tau ds$$

$$dM_o = \tau dF = \tau (\tau ds) = \tau (\tau ds) = 2\tau dA$$

$$2 dA$$

(۳)

$$T = \oint dM_o = \oint 2\tau dA = 2\tau A$$

$$T = 2\tau A$$

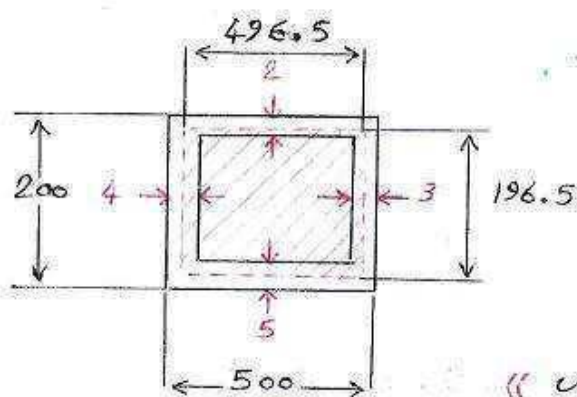
$$\tau = \tau \cdot t$$

$$T = 2\tau t A$$

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

$$\phi = \frac{TL}{4A^2G} \oint \frac{ds}{t}$$

* زاویه پیچش
در محورها -
توخالی جدار نازک



$$A = 496.5 \times 196.5$$

مثال -

مثال - « از محورها انتقال قدرت »

$$\begin{cases} \text{قدرت} = 5 \text{ hp} \\ \omega = 3600 \text{ rpm} \\ \tau_{all} = 8500 \text{ psi} \end{cases}$$

* روتور این موتور
چقدر باید طراحی شود؟

(دع)

$$P = 5 \times 6600 = 33000 \text{ in} \cdot \text{lb} / \text{s}$$

$$f = \frac{3600}{60} = 60 \text{ Hz} = 60 [1/\text{s}]$$

$$T = \frac{P}{2\pi f} = \frac{33000}{2\pi (60)} = 87.54 \text{ lb} \cdot \text{in}$$

$$\bar{\sigma} = \frac{T \cdot C}{J} = \frac{T}{J/C} \quad * \quad J/C = \frac{T}{\bar{\sigma}_{all}} = \frac{87.54}{8500} = 10.3 \times 10^{-3}$$

$$J/C = \frac{1}{2} \pi C^3 = 10.3 \times 10^{-3} \rightarrow C = 0.1872 \text{ in}$$

لول با قطر خارجی 50 mm

$$\begin{cases} P = 100 \text{ kW} \\ f = 20 \text{ Hz} \\ \bar{\sigma}_{all} = 60 \text{ MPa} \\ \text{فضا لول} = ? \end{cases}$$

مثال -

$$T = \frac{P}{2\pi f} = \frac{100 \times 10^3}{2\pi \times 20} = 795.8 \text{ N} \cdot \text{m}$$

$$\bar{\sigma} = \frac{T C_2}{J} \rightarrow J/C_2 = \frac{T}{\bar{\sigma}_{all}} = \frac{795.8}{60 \times 10^6}$$

$$= 13.26 \times 10^{-6} \text{ m}^3$$

$$J/C_2 = \frac{J}{25 \times 10^{-3}} = \frac{1/2 \pi ((25 \times 10^{-3})^4 - C_1^4)}{25 \times 10^{-3}} = 13.26 \times 10^{-6}$$

$$C_1 = 20.6 \text{ mm} \rightarrow$$

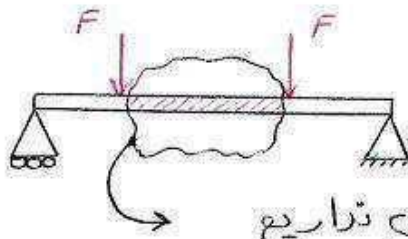
$$\text{فضا لول} = C_2 - C_1$$

« Pure Bending »

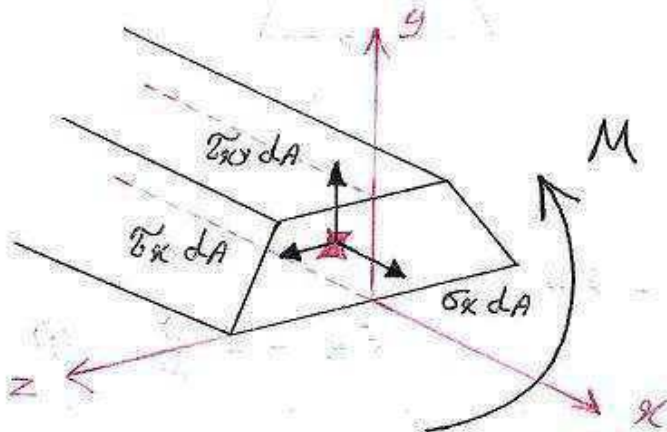
« خمش »

« خمش خالص »

- 1- قطعه دارای صفحه تقارن است.
- 2- گشتاور خمشی در این صفحه تقارن قرار دارد.
- 3- شکل قطعه در سرتاسر آن منشوری و یکنواخت است.
- 4- جنس قطعه همگن و یکنواخت است.



* در این ناحیه نیروی برشی نداریم و تنها گشتاور خمشی داریم که آن را گشتاور خمشی خالص گویند.



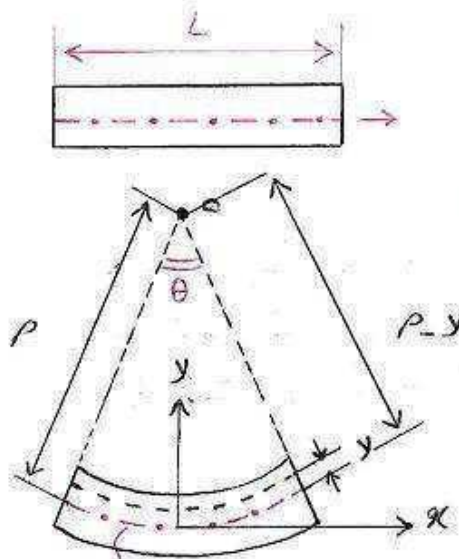
(۵۶)

$$\sum F_x = 0 \longrightarrow \int \sigma_x dA = 0$$

$$\sum M_y = 0 \longrightarrow \int z \sigma_x dA = 0$$

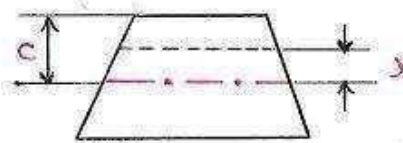
$$\sum M_z = 0 \longrightarrow \int -y \sigma_x dA = M$$

* یعنی هم تنش کششی داریم و هم تنش فشاری.



لایه خنثی

لایه خنثی



(۵۷)

$$\delta = L' - L$$

$$\delta = (\rho - y) \theta - \rho \theta = -y \theta$$

$$\epsilon_x = \frac{-y \theta}{\rho \theta}$$

$$\epsilon_x = -\frac{y}{\rho} \quad (1)$$

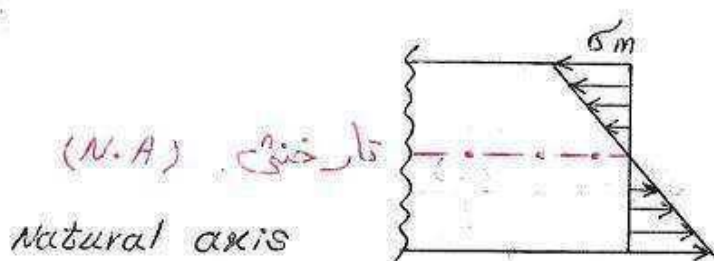
$$\epsilon_m = \frac{c}{\rho} \xrightarrow{(1)}$$

$$\epsilon_x = -\frac{y}{c} \epsilon_m$$

* یعنی در تار خنثی کرنش صفر است ، بالای آن کاهش طول و در زیر آن افزایش طول داریم .

$$E \epsilon_x = - \frac{y}{c} E \epsilon_m \quad \rightarrow$$

$$\sigma_x = - \frac{y}{c} \sigma_m$$



$$* \int \sigma_x dA = 0$$

$$\int \left(- \frac{y}{c} \sigma_m \right) dA = 0$$

$$- \frac{\sigma_m}{c} \int y dA = 0$$

$$\frac{\sigma_m}{c} \neq 0 \rightarrow$$

$$\int y dA = 0$$

مکان اول سطح
نسبت به محور x

اگر $\int y dA = 0$ باشد باید محور x از مرکز سطح بگذرد و چون محور x همان (تار خنثی) است پس موقعیت تار خنثی بدین گونه است که از مرکز سطح می گذرد .

مقدار تنش قائم :

$$\int -y \sigma_x dA = M$$

$$\int -y \left(-\frac{y}{c} \sigma_m \right) dA = M$$

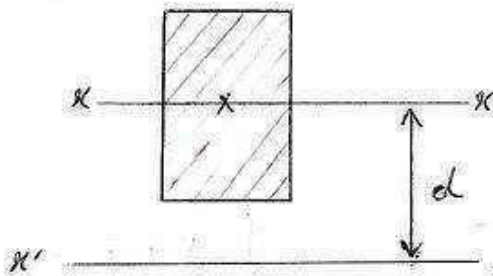
$$\frac{\sigma_m}{c} \int y^2 dA = M$$

→ همان اینرسی سطح مقطع

$$\sigma_m = \frac{Mc}{I}$$

$$\sigma_x = -\frac{My}{I}$$

قضیه انتقال :



$$\begin{cases} I_{xx} = \frac{bh^3}{12} \\ I_{x'x'} = \frac{bh^3}{12} + Ad^2 \end{cases}$$

$$* \sigma_m = \frac{Mc}{I} = \frac{M}{I/c} \quad \text{مردود مقطع}$$

نکته -

$$\sigma_m = \frac{M}{S}$$

* در طراحی اجزاء تحت خمش سعی ما افزایش همان اینرسی است.

(۵۹)

$$\varepsilon_m = \frac{c}{\rho} \rightarrow$$

شعاع ρ

$$\frac{1}{\rho} = \frac{\varepsilon_m}{c} \quad \text{و} \quad \varepsilon_m = \frac{\sigma_m}{E} \rightarrow$$

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

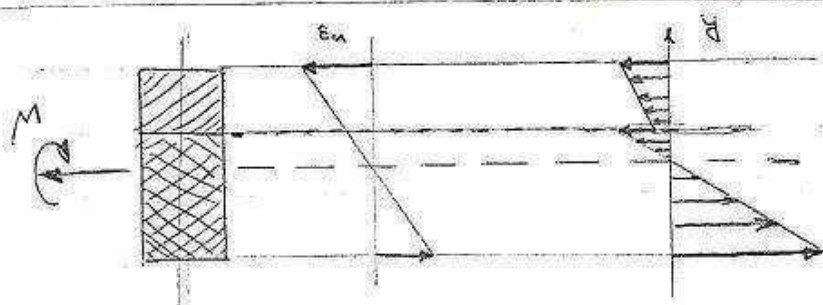
فرشاد سرایی - مهندس پایه یک تأسیسات و کالبدی
طراحی - نظارت - اجرا
نظام مهندسی: ۱۷۲۷۶-۰۳-۱۵
پروانه مهندسی: ۵۲۸۱۵-۰۳-۱۵
شماره شهرسازی: ۵۱۲۲۲-۰۳-۱۵

جزوه درس مقاومت مصالح (۱) آقای مهندس همایونفر
دانشگاه آزاد اسلامی واحد جنوب تهران - دانشکده فنی (سال ۱۳۷۲)



پتروپالامحور پیشتاز در ارائه خدمات مهندسی و متعهد به کیفیت
PPM , Dedicated For The Best Quality





در ادامه تغییرات کرنش :

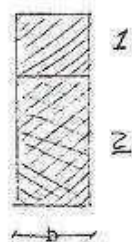
$$\begin{aligned} \epsilon_x &= -\frac{y}{\rho} \\ \sigma_1 &= -\frac{E_1 y}{\rho} \\ \sigma_2 &= -\frac{E_2 y}{\rho} \end{aligned} \quad \begin{cases} \sigma_1 = \epsilon_x E_1 \\ \sigma_2 = \epsilon_x E_2 \end{cases}$$

اگر دانی فاند dA در ناحیه 1 و 2 در تفرقی گیریم فبردهای دارد برآوردن برابر است با:

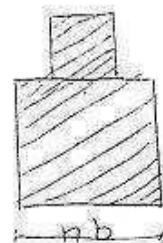
$$\begin{aligned} dF_1 &= \sigma_1 dA = -\frac{E_1 y}{\rho} dA \\ dF_2 &= \sigma_2 dA = -\frac{E_2 y}{\rho} dA \xrightarrow{\frac{E_2}{E_1} = n} -n \frac{E_1 y}{\rho} dA \end{aligned}$$

وقتی نیرو n برابر باشد کرنش نیز n برابر می شود پس برای بدست آوردن کرنش برابر سطح n برابر فرض می کنیم پس برای این سطح n از کرنش بتوان فرض کرد باید:

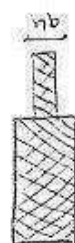
در اجاب می آورد یا فبرده هم شکل شود هست همدل های الاستیسیته می باشد که سطح دلی در n ضرب می کنیم تا سطح مقطع همدل بدست آید (سطح n دوری افزایش می دهیم ارتفاع یا همان y افزایش میابد) مثل شکل:



$\frac{E_2}{E_1} = n$ (الف)
پایین را به بالا تبدیل کنیم



$\frac{E_1}{E_2} = n$ (ب)
بالا را به پایین تبدیل کنند

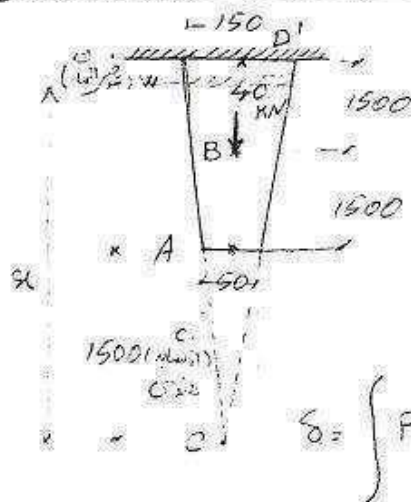


پسین مثل مثل ساده کرنش اعداد می توان بدست آورد.

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

همان استیسی سطح مقطع
همان

تغییر: اگر کرنش ϵ در ناحیه تغییر یافته و ضربه شده باشد جواب حاصل y باید به تفرقی ضرب در n کرد تا عدد واقعی بدست آید در غیر این صورت همان عدد جواب است.


$$E = 200 \text{ GPa}$$

(فضل بن علیؑ کی مہجوری)

$$\delta_A \in \mathbb{Z}$$

(آزاد بروک ورنی فریڈرکس)

فمنها منقطع مطع الحلق استحوطت وزن بيت البيت
الغالب ما قد ٩ ورتق من كذا ١٠ وديار من كذا ١١ ودر من كذا ١٢

$$\frac{50}{W} = \frac{AC}{91} \Rightarrow W = \frac{1}{30} \mu$$

$$A = W \times 25 \Rightarrow A = \frac{25}{30} \mu \Rightarrow \boxed{A = \frac{5}{6} \mu}$$

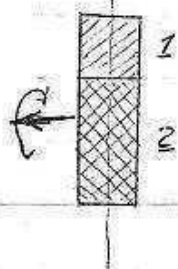
$$\delta = \int \frac{p dx}{AE}$$

* حدود انتقال از 3000 تا 4500 می باشد زیرا الزاماً نمی توانیم فقط از 3000 قرار دادیم و چون اختلاف طول فقط در حدود 96 DUB است پس حدود در همین فاصله تغییر می کند.

$$\Rightarrow \delta = \frac{P}{E} \int_3^{4.5} \frac{dn}{\sum_n} \Rightarrow \delta = .0973$$

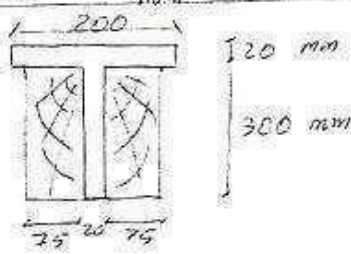
بقدره ۴۰ اگر تیری در آن هم دانستیم باید تو آنرا بگوئی که می گوئیم . یعنی آنکه آنها جدا لایق محاسبه نکردند که طریقی
اصل سویر نریستن این تو آنرا بگوئی با هم جمع می کنیم .

* بررسی تیری از دوایفید \rightarrow مختلف تشکیل شده باشد (Composite Beam)



چون بخت جوش روحم از هم جدا شد کحل هندس قشش تا در طلق آفرین بدین شکل قبل از آن
بدری کند به آندک بر جسم چون کجاها مساوات است .

مقاومت مصالح



$$E_w = 12.5 \text{ GPa}$$

مثال

$$E_s = 200 \text{ GPa}$$

$$M = 50 \text{ kNm}$$

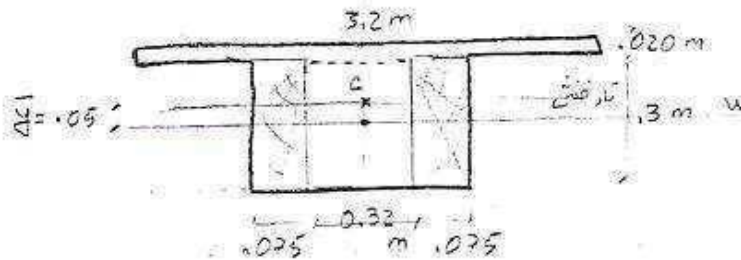
چندالته تنش در جیب

چندالته تنش در لبه بالایی و پستی فولاد

در فولاد که جیب تبدیل کرده به فولاد گداخته و انقباض شود

$$n = \frac{E_s}{E_w} = \frac{200}{12.5} = 16$$

نسبت



حال می توان کل سطح را با فولاد برابری
از جیب با فولاد برابری و با فولاد برابری کنیم

برای راحتی محاسبات در یک محور و محاسبه می کنیم

$$\bar{y} = \frac{\sum \bar{y} A}{\sum A} = \frac{(16)(3.2 \times 0.02) + 0}{3.2 \times 0.02 + 0.075 \times 0.3} = 0.050 \text{ m}$$

$$I = \frac{1}{12} (0.075)(0.3)^3 + (0.075 \times 0.3)(0.05)^2 + \frac{1}{12} (3.2)(0.02)^3 + (3.2 \times 0.02)(0.16 - 0.05)^2$$

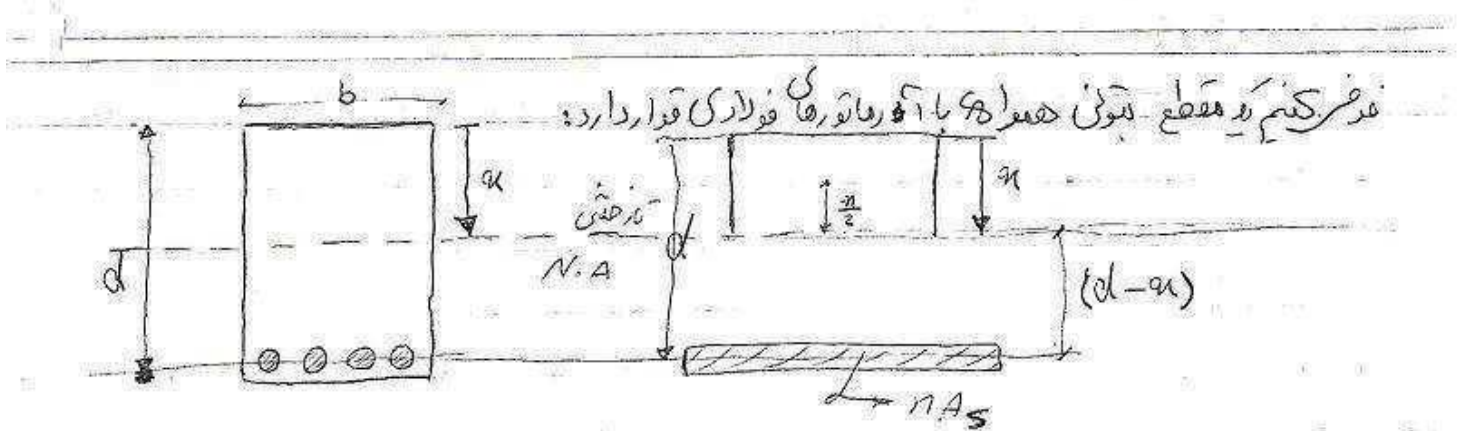
$$\Rightarrow I = 2.19 \times 10^{-3} \text{ m}^4$$

حداکثر تنش در لبه بالایی جیب اتفاق می افتد چون بیشترین فاصله از تار فشی دارد

$$\sigma_w = \frac{M c_2}{I} = \frac{50 \times 10^3 \times 0.12}{2.19 \times 10^{-3}} \Rightarrow \sigma_w = 4.57 \text{ MPa}$$

$$\sigma_s = n \frac{M c_1}{I} = 16 \times \frac{50 \times 10^3 \times 0.120}{2.19 \times 10^{-3}} \Rightarrow \sigma_s = 43.8 \text{ MPa}$$

تصور کنید: اگر این سطح فقط به فشارات تاریخی صورت می گیرد و ارتفاع تغییر نمی کند
تصور کنید: کاربرد اصلی این مبحث در تیرهای بتونی است



$$n = \frac{E_s}{E_c}$$

A_s = سطح مقطع هر میلگرد \times تعداد میلگرد

هوش در ابتدا متوجه a_1 یعنی فاصله تا مرکز ثقل می باشد:

$$\begin{aligned} \text{ممان بالایی} &= (b \times a_1) \times \frac{a_1}{2} \\ \text{ممان پائینی} &= n (A_s (d - a_1)) \end{aligned} \rightarrow (b \times a_1) \times \frac{a_1}{2} - n A_s (d - a_1) = 0$$

$$\rightarrow \frac{1}{2} b a_1^2 - n A_s a_1 - n A_s d = 0 \rightarrow \begin{cases} a_{11} \\ a_{12} \end{cases} \text{ همواره یکی از اینها غیر قابل قبول است.}$$

برای پیدا کردن مقطع معادل در چنین مثالی از $\frac{b a_1^3}{12}$ به علت کوچکی نسبت به آن تغییرات منفرجه $\frac{b a_1^3}{12}$ محاسبه می کنیم.

تغییر I در قسمت پائین چون جسم در حال کشش است و بتون مقاومت کمی در مقابل میگرد و در آن از بتون منفرجه می کنیم.

تغییر I آلوده مقطع تغییراتی را داشته باشیم:

$$I_2 = K \frac{M^2}{I}$$

طرح ضرب تبدیل تنش

$$M = 35 \text{ KIP} \cdot \text{in} \quad (\text{برای هوبت فوت از این})$$

ممان) میگرد های فولاد که فقط $\frac{E}{8}$

$$E_c = 3 \times 10^6 \text{ PSI}$$

$$E_s = 30 \times 10^6 \text{ PSI}$$

سوال: حداکثر تنش در بتون و تنش در فولاد؟

(۶۵)

مقادیر مصالح

برای محاسبه درجۀ تنش در این مثال دو تئیسنگور داریم و باید محاسبات را انجام دهیم.

$$A_s = 2 \left[\frac{b}{4} \left(\frac{\epsilon}{\epsilon} \right)^2 \right] = 6.14 \text{ in}^2$$



$$n \frac{E_s}{E_c} = 10 \quad \Rightarrow \quad n A_s = 6.14$$

$$12n \left(\frac{x}{2} \right) - (6.14)(4 - x) = 0 \quad \Rightarrow \quad n = 1.575$$

$$\Rightarrow 4 - x = 2.425$$

$$I = \frac{b x^3}{3} \Rightarrow$$

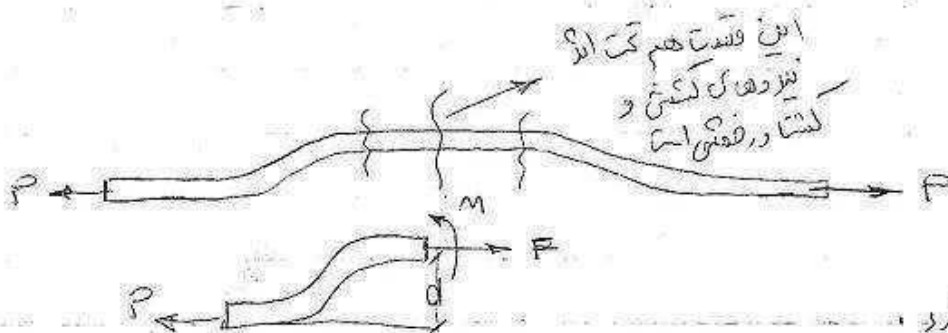
$$I = \frac{1}{3} (12)(1.575)^3 + (6.14)(4 - 1.575)^2 = 51.7 \text{ in}^4$$

$$\sigma_c = \frac{M c_1}{I} = \frac{35 \times 1.575}{51.7 \text{ in}^4} \Rightarrow \sigma_c = 1.066 \text{ KSI}$$

جواب قسمت I

II " "

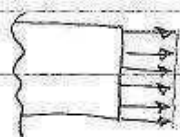
$$\sigma_s = n \frac{M c_2}{I} = 10 \times \frac{35 \times 2.425}{51.7} \Rightarrow \sigma_s = 16.42 \text{ KSI}$$

این قسمت هم کت اند
نیروهای کشش و
کشش در فضا است

مقدار M بستگی به فاصله d دارد

طبق اصل سوپر پوزیشن:

طریقه محاسبه:

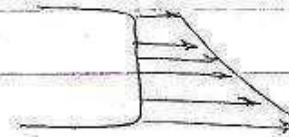


$$\sigma_m = \frac{P}{A}$$



$$[\text{bending}]$$

$$\sigma_m = -\frac{M y}{I}$$

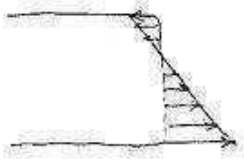


$$\sigma_m = (\sigma_m)_{\text{centric}} + (\sigma_m)_{\text{bending}}$$

[Centric]

$$2) \quad \sigma_m = \frac{P}{A} - \frac{My}{I}$$

تبره : ممکن است نسبت متغی در قسمت دوم برهمنیت تولید کرده و شکل صورت زیرو باشد :



هو قوت تاروتی با قرار دادن خرمن بالا در این مغز پرست می آید

فرشاد سرایی - مهندس پایه یک تأسیسات مکانیکی

طراحی - نظارت - اجرا

10-P-18445

دکتر محمد علی محمدی

1000-0000-0000

پروانه صنعتی

10P-01PPY

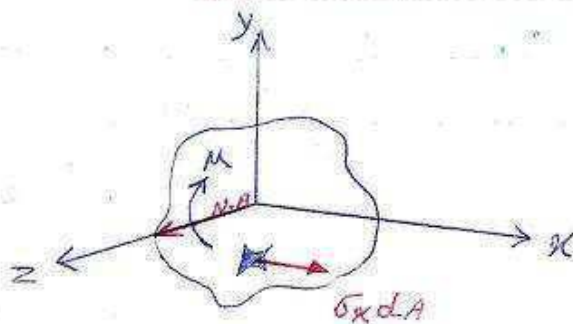
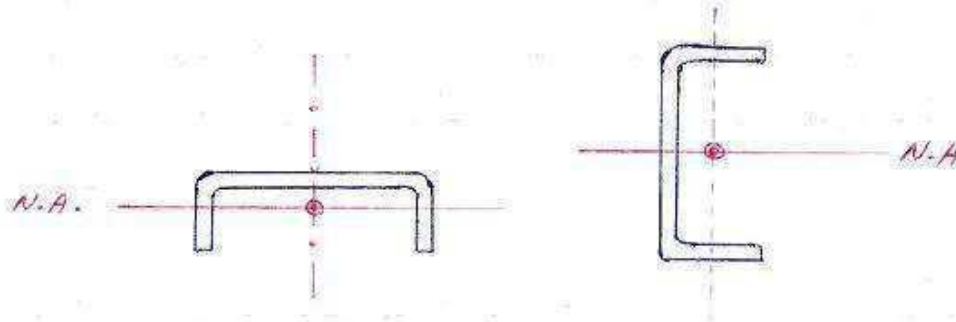
شماره شهرسازی:

جزوه درس مقاومت مصالح (۱) آقای مهندس همایونفر

دانشگاه آزاد اسلامی واحد جنوب تهران - دانشکده فنی (سال ۱۳۷۲)

اگر جرم دارای صفحه تقارن نباشد (یا) گشتاور در صفحه تقارن قرار نگیرد :

* مثلاً در صنعت خودروها را مایل قرار می دهند تا فاصله جرم تا مرکز سطح افزایش یابد که در این حالت گشتاور دیگر در صفحه تقارن قرار نمی گیرد .



* فرض می کنیم کار خنثی
بر محور 2 ها قرار -
داشته باشند :
و بردار $N.A$ و گشتاور
بر هم منطبق باشند :

$$\sum F_x = 0 \rightarrow \int \sigma_x dA = 0 \quad (1)$$

$$\sum M_y = 0 \rightarrow \int z \sigma_x dA = 0 \quad (2)$$

$$\sum M_z = 0 \rightarrow \int (-y \sigma_x dA) = M \quad (3)$$

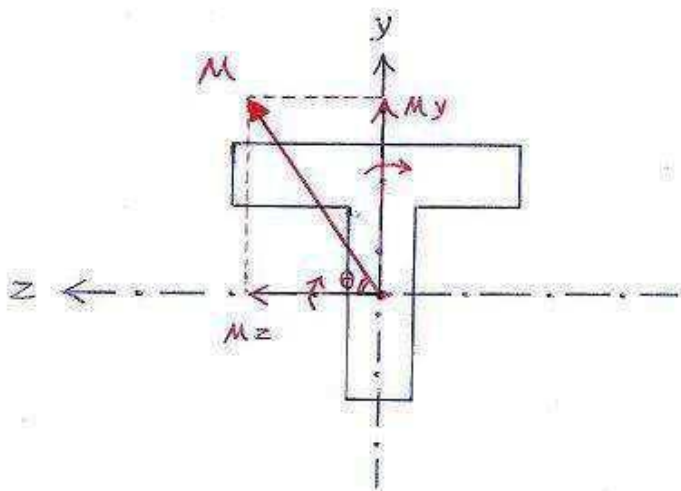
$$\sigma_x = - \sigma_m \frac{y}{c} \quad \text{و} \quad (2) \rightarrow$$

$$\int z \left(-\frac{6m}{c} y \right) dA = 0 \quad \rightarrow \quad \underbrace{\int z y dA = 0}_{\text{مان حاصل ضرب}}$$

* مان حاصل ضرب وقتی صفر می شود که محوری که می خواهیم حول آن این مان را بگیریم محور اصلی باشد. مثلاً برای مقاطع متقارن - همان محورهاى تقارن می شوند محور اصلی و اگر یک محور تقارن داشت می شود یکی از محورهاى اصلی و محور اصلی دیگر عمود بر آن است.

* بحث فوق مربوط بود به «خمش غیر متقارن» بود.

* برای حل مسائل بردار گشتاور را بر روی z و y تصویر می کنیم و در هر حالت محاسبه می نماییم و سپس طبق اصل *superposition* نتایج را با هم جمع می کنیم.



یک نمونه -

$$M_y = M \sin \theta$$

$$M_z = M \cos \theta$$

$$\begin{cases} \sigma_x = + \frac{M_y z}{I_y} \\ \sigma_x = - \frac{M_z y}{I_z} \end{cases}$$

چون M مثبت است که برای z های
منفی کششی است (+).

$$\sigma_x = \frac{M_y z}{I_y} - \frac{M_z y}{I_z}$$

* برای بدست آوردن موقعیت تار خنثی تنش را صفر قرار می دهیم:

$$\frac{M_y z}{I_y} - \frac{M_z y}{I_z} = 0 \quad \rightarrow$$

$$y = \left(\frac{I_z}{I_y} \cdot \frac{M_y}{M_z} \right) z$$

$$y = \left(\frac{I_z}{I_y} \tan \theta \right) z$$

$$y = \tan \varphi z$$

φ زاویه تار خنثی است

که اگر I_z از I_y بزرگتر باشد

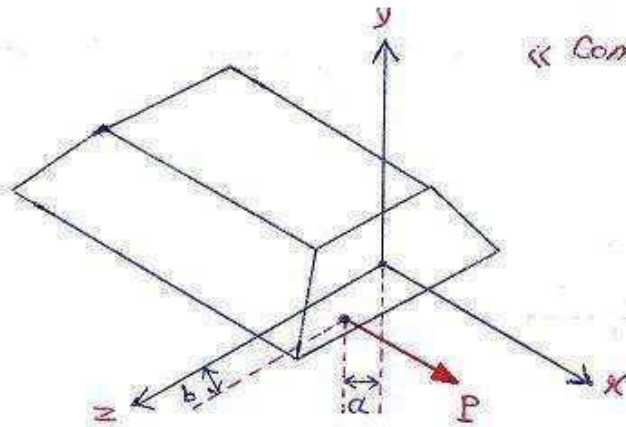
$\varphi > \theta$ است و تار خنثی بالای بردار گشتاور قرار می گیرد و اگر I_z

از I_y کوچکتر باشد برعکس. چون I_y و I_z مثبت هستند لذا -

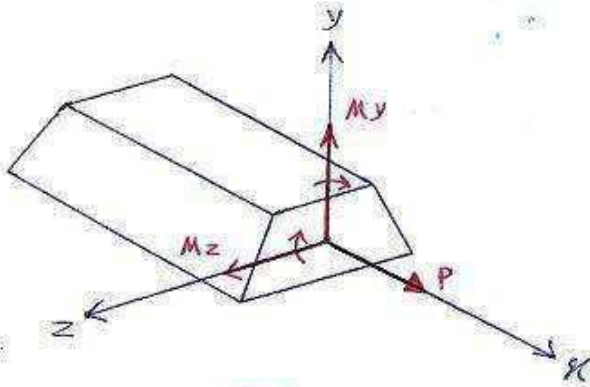
$\tan \theta$ و $\tan \varphi$ هم علامتند و لذا تار خنثی و بردار گشتاور همواره
در یک ربع قرار می گیرند.

* به عبارتی آن محوری که میان اینرسی اش قوی تر است تا رخشی را از خود دور می کند.

تنش مرکب « Combined stress »



* اگر نیروی P در مرکز سطح وارد نشود و در یک گشتاور هم بوجود می آید پس سه حالت داریم که تولید تنش می کنند که هر سه تنش نرمال است.

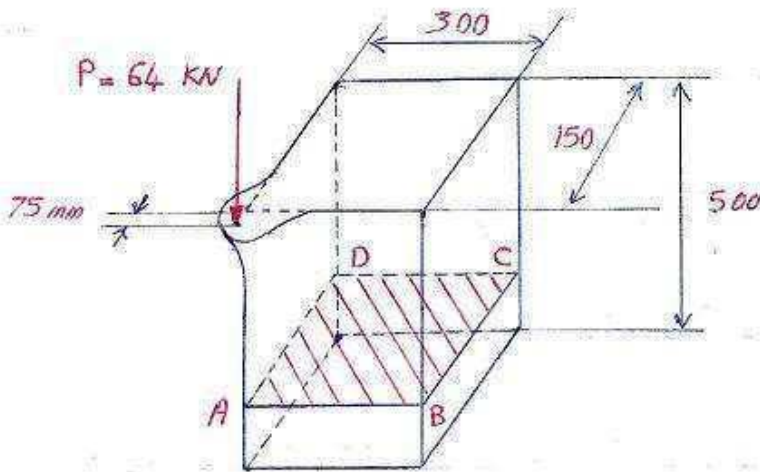


$$\sigma_x = \frac{P}{A} - \frac{M_z y}{I_z} + \frac{M_y z}{I_y}$$

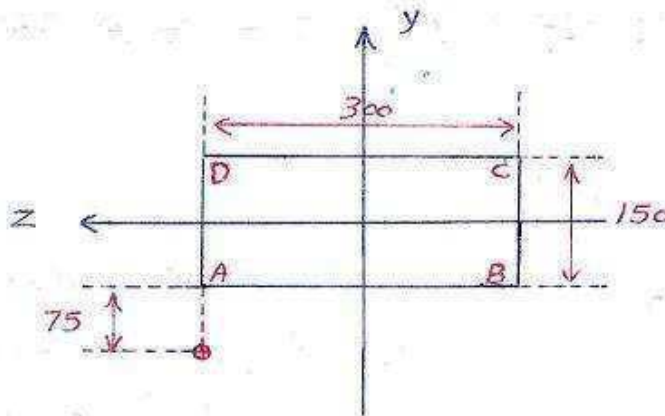
* در امتحان یا بیان ترم حتماً از این قسمت سوالی خواهد آمد که در آن هر ۶ حالت تنش موجود باشد.

(V1)

مثال -



مطلوبه است :
 (a) توزیع تنش در مقطع ABCD
 (b) موقعیت نوار خنثی در مقطع فوق



$$P = -64 \text{ kN}$$

$$M_y = -64 \times 0.15 = -9.6 \text{ kNm}$$

$$M_z = -64 \times (0.075 + 0.075) = -9.6 \text{ kNm}$$

$$A = (0.15)(0.3) = 0.045 \text{ m}^2$$

$$S_y = 2.25 \times 10^{-3} \text{ m}^3$$

$$S_z = 1.125 \times 10^{-3} \text{ m}^3$$

$$\sigma = \frac{M_z}{I} = \frac{M}{I/c} = \frac{M}{S}$$

(۷۸)

$$\sigma = \frac{P}{A} \pm \frac{M_z}{S_z} \mp \frac{M_y}{S_y} \Rightarrow$$

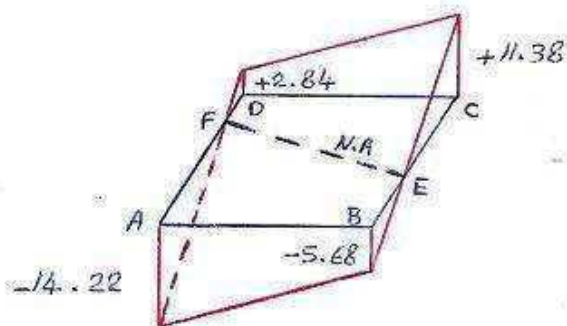
$$\sigma = \frac{-64}{45 \times 10^{-3}} \pm \frac{9.6}{1.125 \times 10^{-3}} \mp \frac{9.6}{2.25 \times 10^{-3}}$$

$$\sigma = (-1.42 \pm 8.53 \mp 4.27) \times 10^3$$

(۷۹) :

$$\left\{ \begin{array}{l} \sigma_A = (-1.42 - 8.53 - 4.27) \times 10^3 = -14.22 \text{ MPa} \\ \sigma_B = (-1.42 - 8.53 + 4.27) \times 10^3 = -5.68 \text{ MPa} \\ \sigma_C = (-1.42 + 8.53 + 4.27) \times 10^3 = +11.38 \text{ MPa} \\ \sigma_D = (-1.42 + 8.53 - 4.27) \times 10^3 = +2.84 \text{ MPa} \end{array} \right.$$

* برای یافتن توزیع تنش گرافیکی عمل می کنیم :



* در دو نقطه که تنش صفر است تاریخچه از آن در نقطه می گذرد.

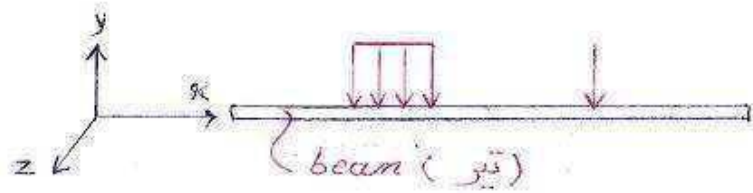
$$CE = 100 \text{ mm}$$

$$AF = 125 \text{ mm}$$

* از تشاب هندسی مثلثها :

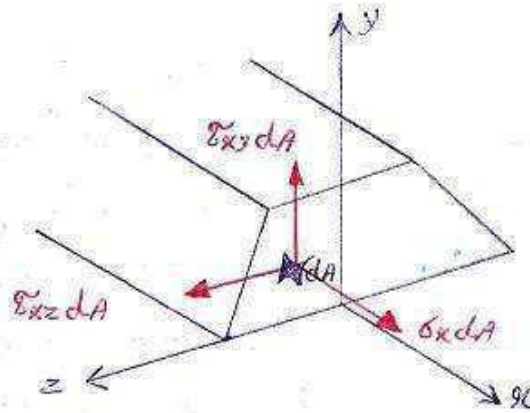
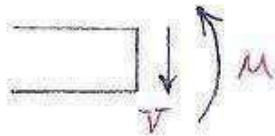
نیروهای برشی (V_z و V_y) :

(۷۳)

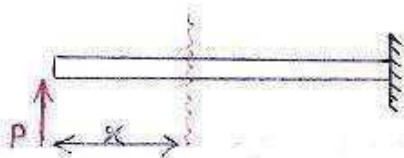


(بارگذاری جانبی)

* باید دیاگرام نیروی برشی و گشتاور خمشی را رسم کنیم.



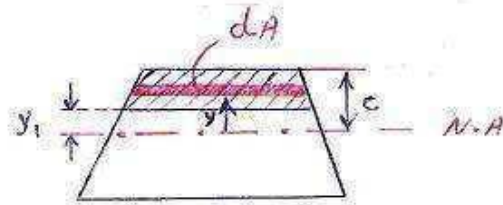
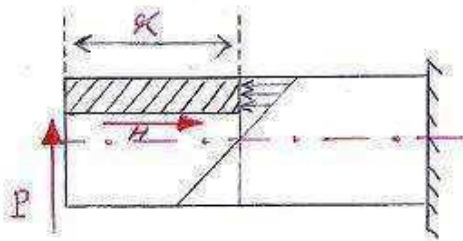
$$\begin{aligned} \sum F_y = 0 & \rightarrow \int \sigma_{xy} dA = -V \\ \sum F_z = 0 & \rightarrow \int \sigma_{xz} dA = 0 \end{aligned}$$



$$M = P \cdot x$$

$$\sigma = - \frac{M y}{I} = - \frac{P \cdot x y}{I}$$

(۷۴)



$$\delta x dA = - \frac{Pxy}{I} dA$$

$$\sum F_x = 0 \rightarrow H - \int \frac{Pxy}{I} dA = 0$$

$$H = \frac{Px}{I} \int_{y=y_1}^{y=c} y dA \quad \text{Q}$$

$$Q = \int_{y=y_1}^{y=c} y dA = A \bar{y}$$

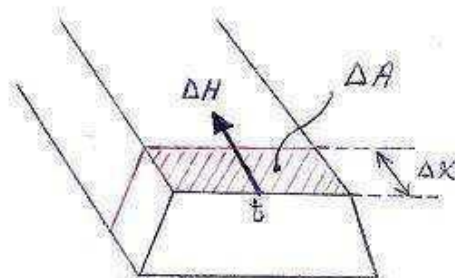
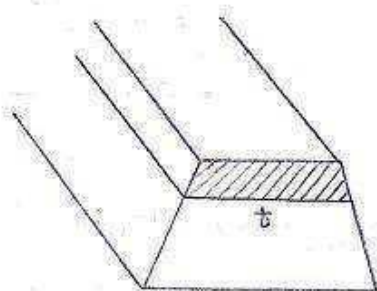
(Q) مکان سطح آن قسمت از تیر است که می‌خواهیم بررسی کنیم با چه نیروئی چسب آن کنده می‌شود، یا با چه نیروئی توسط ابزار برش کنده می‌شود :

$$H = \frac{P \cdot Q}{I} \cdot x \quad \text{نیروی برشی}$$

$$q = \frac{H}{x} = \frac{PQ}{I} \quad \text{Shear Flow} \quad \text{جریان برش}$$

* در شرایطی که انواع پاره‌های گسترده و متمرکز را داریم. بجای P نیروی برش لازم در هر مقطع را از روی دیاگرام یافته و قرار می‌دهیم.

* برای طراحی ب تنش برشی احتیاج داریم :



* به فرض قسمت فوقانی را بر می داریم (مطابق شکل) :

$$\Delta A = b \Delta x$$

$$q_v = \frac{VQ}{I}$$

$$\Delta H = q_v \Delta x = \frac{VQ}{I} \Delta x$$

$$\tau_{ave} = \frac{\Delta H}{\Delta A} = \frac{VQ \times \Delta x}{I \times b \times \Delta x} \rightarrow$$

$$\tau_{ave} = \frac{VQ}{Ib}$$

* I - برای کل سطح مقطع

محاسب می شود .

* Q - فقط هماره اول سطح هاشور

خورده است .

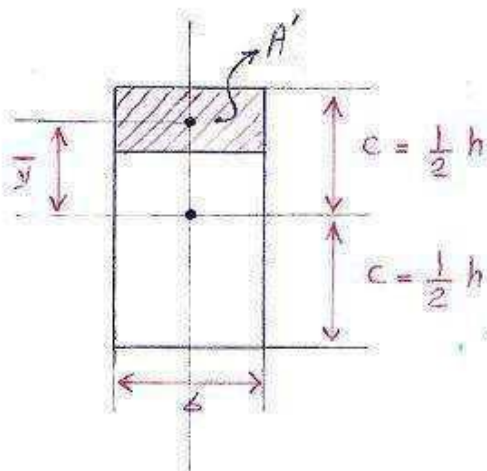
* I و Q هر دو نسبت به N.A محاسب می شوند .

* اگر جای چسب میخ داشتیم باز هم نیروی برشی را حساب می کنیم و تعداد میخها را هم حساب کرده و نیرو را بر تعداد ۳ تا تقسیم می کنیم تا مشخص شود هر میخ چقدر نیروی برشی را تحمل می کند.

برای حل هر مسئله :

- ۱- یافتن مرکز سطح.
- ۲- یافتن تار خنثی.
- ۳- مشخص کردن سطح هاشور خورده و تعیین آن برای آن.
- ۴- محاسبه I برای کل سطح مقطع.

مثال -



$$* \quad \bar{y} = \frac{1}{2} (c + y) \quad \leftarrow \quad \left\langle \frac{c-y}{2} + y \right\rangle = \bar{y}$$

$$* \quad \theta = A' \bar{y} = b(c-y) \times \frac{1}{2} (c+y)$$

$$* \quad \theta = \frac{1}{2} b (c^2 - y^2)$$

$$* \quad I = \frac{bh^3}{12} = \frac{2}{3} b c^3$$

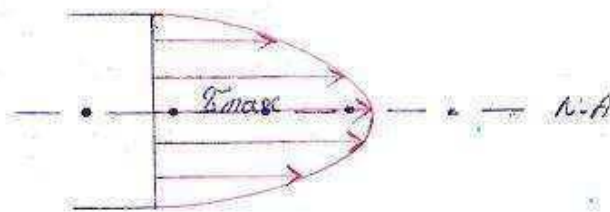
$$\tilde{\sigma}_{xy} = \frac{V\theta}{I\delta} = \frac{3}{4} \frac{c^2 - y^2}{bc^3} V \quad \xrightarrow{\frac{A=2bc}{\text{کل سطح مقطع}}}$$

$$\tilde{\sigma}_{xy} = \frac{3}{2} \frac{V}{A} \left(1 - \frac{y^2}{c^2} \right)$$

* در بحث بارگذاری جانبی لایه‌ای که روی تار خنثی قرار گرفته - بیشترین معیار سطح را دارد و لذا بیشترین تنش برشی را دارد.

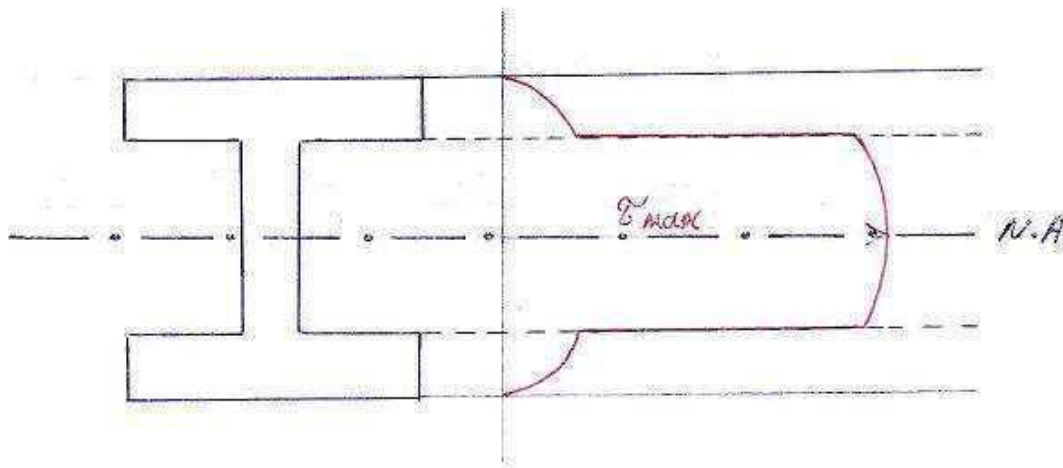
« برای مقطع مستطیل »
$$(\tau_{xy})_{max} = \frac{3}{2} \frac{V}{A}$$

* لذا از این پس از فرمول « قیوق فوق » بجای فرمول $\tau = \frac{V}{A}$ که در فصل (۲) بیان شد استفاده می‌کنیم. (برای سایر مقاطع هم مناسب می‌شود)



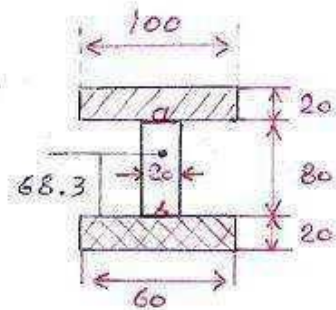
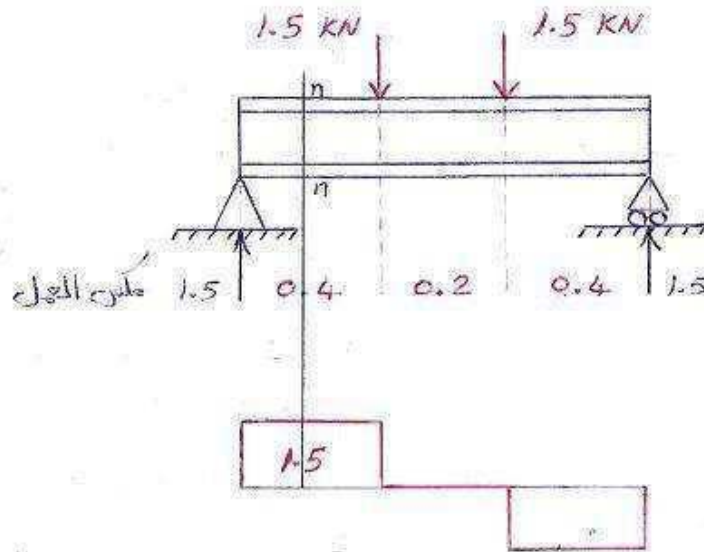
* چون در معادله y^2 داریم لذا توزیع تنش برشی در مقاطع مستطیلی بصورت سهمی است.

توزیع تنش در تیر آهنها :



* برای تقویت تیر آهن در برابر خمش بالهای آن و برای تقویت آن در برابر نیروی برش باید چنان تیر آهن را تقویت کنیم.

مثال -

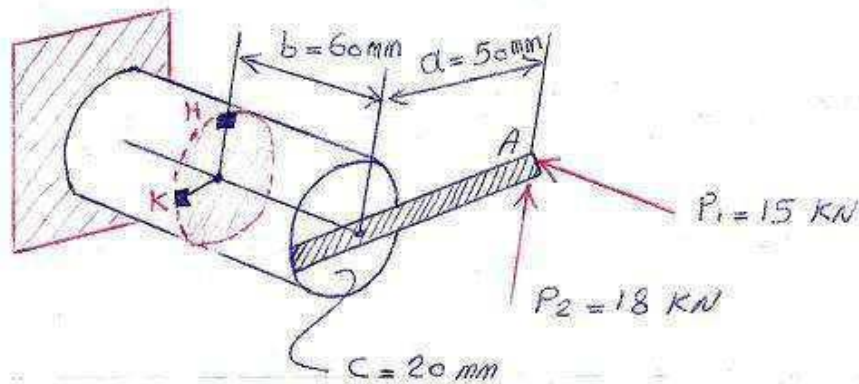


* در مقطع مورد نظر باید نیروی برشی را به یک دیاگرام تعیین کرد.

در اتصال a - $\theta = A \bar{y}_1 = (0.100)(0.020)(0.0417) = 83.4 \times 10^{-6} m^3$
 $I = 8.63 \times 10^{-6} m^4$
 $\bar{\sigma} = \frac{V\theta}{It} = \frac{1500 \times 83.4 \times 10^{-6}}{8.63 \times 10^{-6} \times 0.02} = 725 \text{ KPa}$

در اتصال b - $\theta = A \bar{y}_2 = 0.06 \times 0.02 \times 0.0583 = 70 \times 10^{-6} m^3$
 $\bar{\sigma}_{ave} = \frac{V\theta}{It} = \frac{1500 \times 70 \times 10^{-6}}{8.63 \times 10^{-6} \times 0.02} = 608 \text{ KPa}$

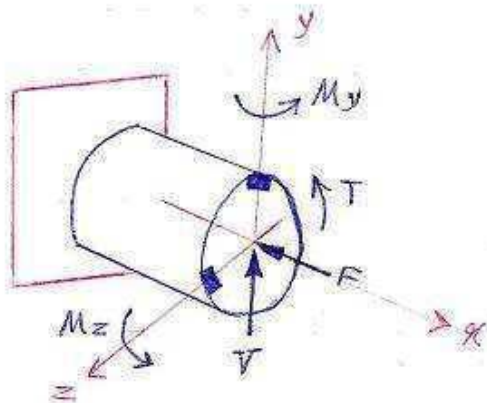
مثال - ۹



* در صفحه‌ای به فاصله 60 از سر میل و در انتهاهای K و H تنش‌ها را بیابید.

$F = P_1 = 15 \text{ kN}$	نیروی نرمال
$V = P_2 = 18 \text{ kN}$	" برشی
$T = P_2 \cdot a = 900 \text{ N.m}$	گشتاور پیچشی
$M_y = P_1 \cdot a = 750 \text{ N.m}$	گشتاور خمشی
$M_z = P_2 \cdot b = 1080 \text{ N.m}$	" "

مجموعه عوامل -



* $A = \pi c^2 = 1.257 \times 10^{-3} \text{ m}^2$
* $I_y = I_z = \frac{1}{4} \pi c^4 = 125.7 \times 10^{-9} \text{ m}^4$
* $J = \frac{1}{2} \pi c^4 = 251.3 \times 10^{-9} \text{ m}^4$
* $t = 40 \text{ mm}$ (ضخامت)

(۱۰)

$$\sigma_x = (\sigma_x)_{\text{centric}} + (\sigma_x)_{\text{bending}}$$

تنش $\rightarrow H$

$$\sigma_x = -\frac{F}{A} - \frac{M_z c}{I_z} = \frac{-15 \times 10^3}{1.257 \times 10^{-3}} - \frac{1080 \times (0.02)}{125.7 \times 10^{-9}}$$

$$\ast \sigma_x = -183.8 \text{ MPa}$$

(0.02 - فاصله تا تار خنثی)

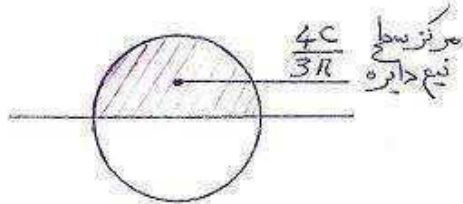
$$\ast \tau_{xz} = (\tau_{xz})_{\text{TWIST}} = \frac{T \cdot c}{J} = \frac{900 \times 0.02}{251.3 \times 10^{-9}} = 71.6 \text{ MPa}$$

$$\sigma_x = -\frac{F}{A} + \frac{M_y c}{I_y} \rightarrow$$

تنش $\rightarrow K$

$$\ast \sigma_x = 107.4 \text{ MPa}$$

$$\tau_{xy} = (\tau_{xy})_{\text{shear}} - (\tau_{xy})_{\text{TWIST}}$$



\ast فرض می کنیم قسمت بالا می خواهد کنده شود و آن در می شود سطح ها شور خورده.

$$\ast \theta = \frac{1}{2} R c^2 \times \frac{4c}{3R} = \frac{2}{3} c^3 = 5.33 \times 10^{-6} \text{ m}^3$$

$$(\tau_{xy})_{\text{shear}} = \frac{V \theta}{I t} = \frac{18 \times 10^3 \times 5.33 \times 10^{-6}}{125.7 \times 10^{-9} \times 0.04} = 19.1 \text{ MPa}$$

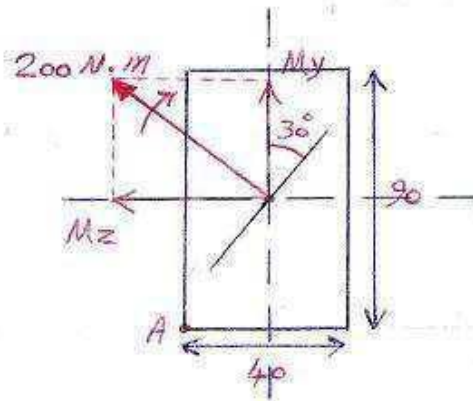
«shear»

$$(\tau_{xy})_{\text{TWIST}} = 71.6$$

«TWIST»

$$\Rightarrow \ast \tau_{xy} = 19.1 - 71.6 = -52.5 \text{ MPa}$$

مثال - مهم -



یک تیر چوبی دارای
با مقطع مستطیلی
بردار گشتاور در صفحه‌ای اثر
می‌کند که با قائم زاویه 30°
می‌سازد.

- ا - حداکثر تنش در تیر
ب - زاویه تار خنثی با افق

(اگر نیرو هم بدهند روش حل همین است.)

$$M_z = 200 \cos 30^\circ = 173.2 \text{ N.m}$$

$$M_y = 200 \sin 30^\circ = 100 \text{ N.m}$$

$$I_z = \frac{1}{12} (0.04)(0.09)^3 = 2.43 \times 10^{-6} \text{ m}^4$$

$$I_y = \frac{1}{12} (0.09)(0.04)^3 = 0.480 \times 10^{-6} \text{ m}^4$$

* حداکثر تنش در نقطه A است که هم برای M_y کشیده می‌شود و هم برای M_z . (جهت گشتاورهای M_z و M_y را با قانون دست راست می‌توانیم ببینیم و نقاطی را که کشیده یا فشرده می‌شوند یعنی بالا و پایین تار خنثی مربوط به هر محور را می‌توانیم کنیم).

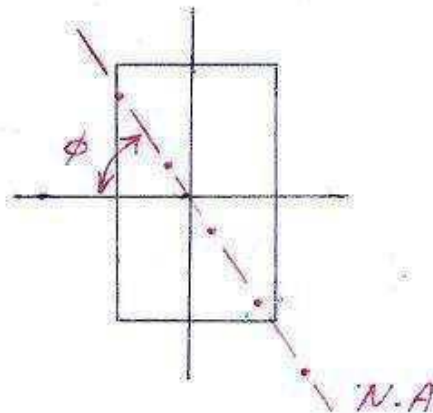
$$\begin{cases} \sigma_1 = \frac{M_z y}{I_z} = \frac{173.2 \times 0.045}{2.43 \times 10^{-6}} = 3.21 \text{ MPa} \\ \sigma_2 = \frac{M_y z}{I_y} = \frac{100 \times 0.02}{0.480 \times 10^{-6}} = 4.17 \text{ MPa} \end{cases}$$

(۸۲)

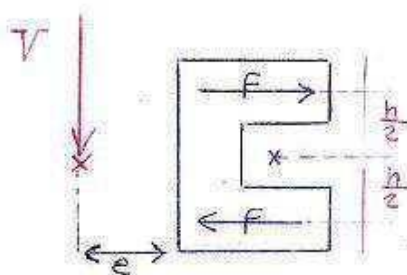
$$\ast \sigma_{max} = \sigma_1 + \sigma_2 = 7.38 \text{ MPa}$$

\ast حداکثر تنش فشاری همین مقدار است با علامت منفی در نقاط مقابل.

$$\ast \tan \phi = \frac{I_z}{I_y} \tan \theta = \frac{2.43}{0.480} \times \tan 30 = 2.92$$



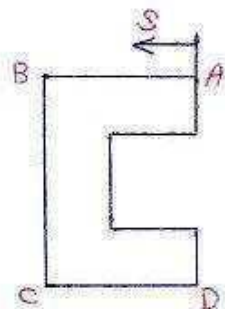
\ast همان اینرسی حول هر محوری که قوسی کره است N.A را از خود می راند.



مرکز برش -

$$F \cdot h = V \cdot e$$

$$e = \frac{F \cdot h}{V}$$

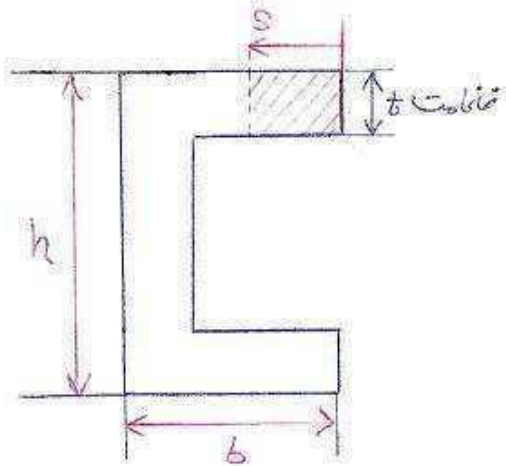


$$V = \int_A^B q \, ds = \int_C^D q \, ds = \frac{VQ}{I}$$

$$F = \int_A^B q \, ds$$

$$V = \int_B^C q \, ds$$

مثال - یک تاو دانی داریم . مرکز برش آن مطلوب است .



$$* \quad q = \frac{V\theta}{I} = \frac{V \cdot s \cdot t \cdot h}{2I}$$

$$F = \int_0^b q \, ds$$

$$F = \int_0^b \frac{V s t h}{2I} \, ds$$

$$F = \frac{V t h}{2I} \int_0^b s \, ds$$

$$F = \frac{V t h b^2}{4I}$$

$$e = \frac{Fh}{V} = \frac{V t h b^2 h}{4I V} = \frac{t h^2 b^2}{4I}$$

$$I = \frac{1}{12} t h^3 + 2 \left[\frac{1}{12} b t^3 + b t \left(\frac{h}{2} \right)^2 \right]$$

$$I = \frac{1}{12} t h^2 (6b + h)$$

$$e = \frac{3b^2}{6b + h}$$

$$e = \frac{b}{2 + \frac{h}{3b}}$$

* برای محاسبه I یک مستطیل عمودی داریم و دو مستطیل افقی که هر یک را محاسبه می‌کنیم و برای افقی‌ها انتقال Ad^2 را هم داریم.