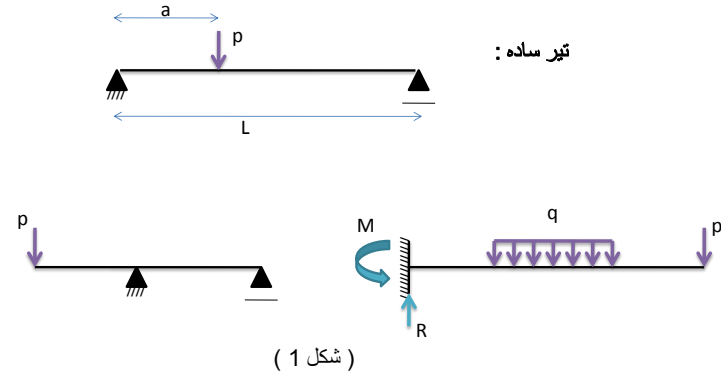
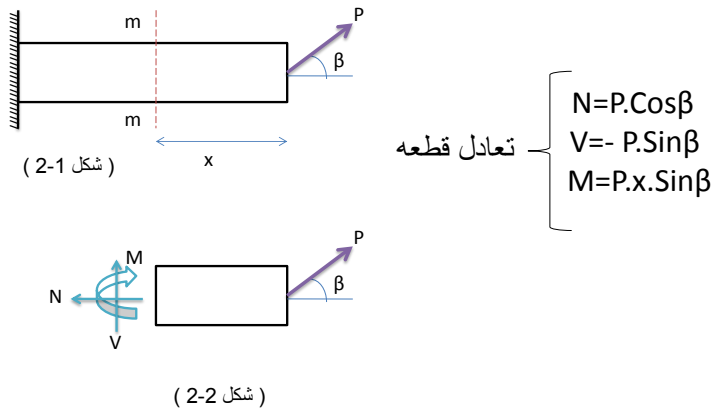


• نیروی برشی و لنگر خمشی :

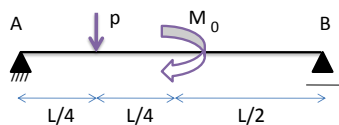
حالات مختلفی از بارگذاری تیرها ممکن است:



روابط تعادل در یک تیر برای تعیین نیروهای داخلی در آن :

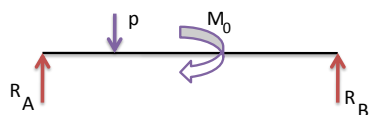


• **مثال:** نیروی برشی و لنگر خمشی را برای تیر زیر، در مقاطع مختلف بدست آورید.



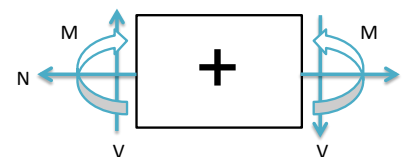
(شکل 4)

حل: ابتدا دیاگرام آزاد تیر را رسم می کنیم:

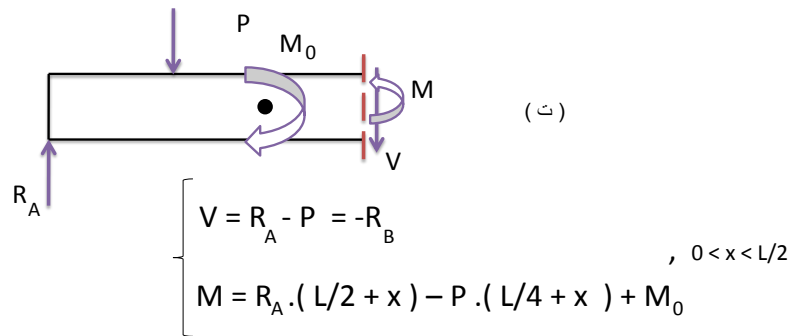
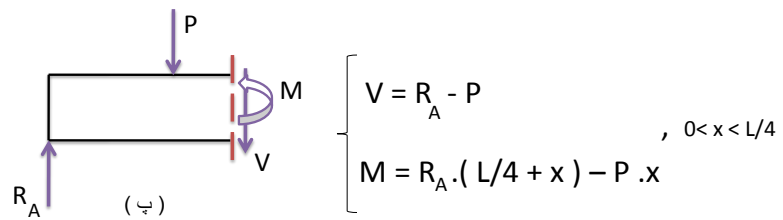


(الف)

• قرارداد علامت برای نیروی محوری - نیروی برشی - لنگر خمشی:



(شکل 3)



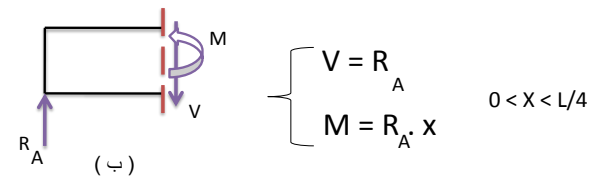
و سپس روابط تعادل را می نویسیم و نیروهای تکیه گاهی را بدست می آوریم:

$$\sum F_y = 0 \Rightarrow P = R_A + R_B$$

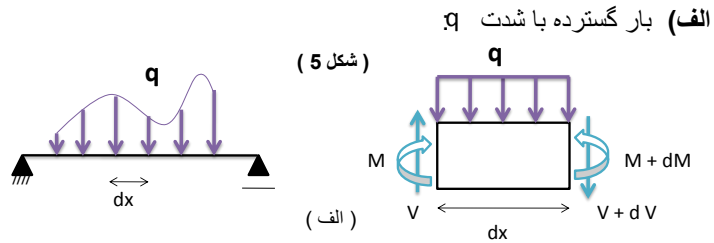
$$\sum M_A = 0 \Rightarrow -P \cdot L/4 - M_0 + R_B \cdot L = 0 \Rightarrow R_B = M_0/L + P/4$$

$$R_A = 3/4 \cdot P - M_0/L$$

حال از روش مقطع زدن استفاده می کنیم:



• رابطه بین نیروی برشی و لنگر خمشی در يك تیر :

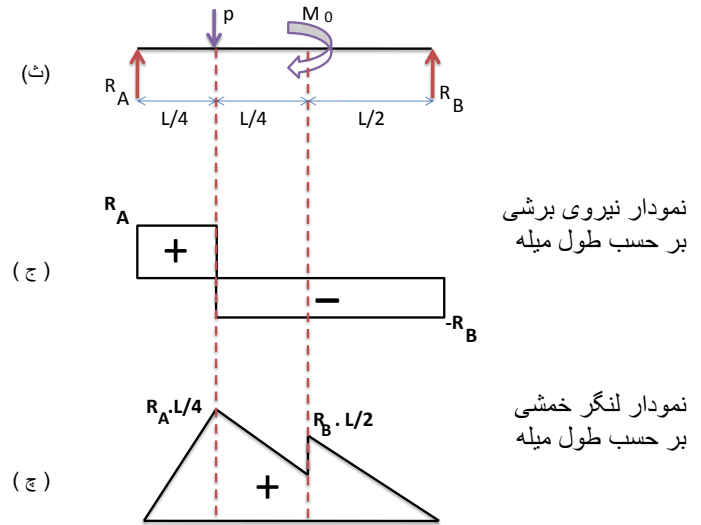


تعداد نیروها در امتداد قائم :

$$\sum F_y = 0 \Rightarrow V - (V + dV) - q \cdot dx = 0 \Rightarrow \boxed{dV / dx = -q}$$

البته اگر q بطرف بالا باشد ، خواهیم داشت: $dV / dx = q$

و چنانچه $q = 0$ باشد، نیروی برشی ثابت می ماند.



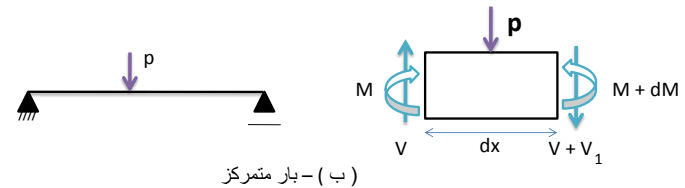
تعدادل لنگر ها حول سمت چپ :

$$\sum M = 0 \Rightarrow M + q \cdot dx \cdot (dx / 2) + (V + dV) \cdot dx - (M + dM) = 0$$

$$\Rightarrow \boxed{dM / dx = V}$$

یعنی شدت تغییرات لنگر خمشی نسبت به x برابر با مقدار جبری نیروی برشی است.

(ب) بار متمرکز: المانی از تیر زیر در محل اعمال بار متمرکز را در نظر می گیریم:

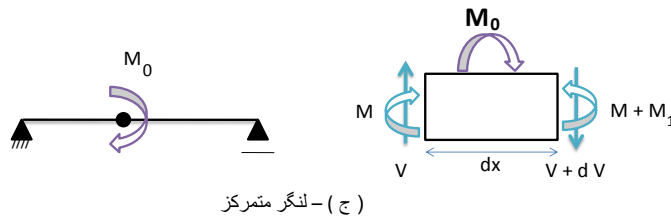


معادلات تعادل:

$$\sum F_y = 0 \Rightarrow V_1 = P$$

یعنی نیروی برشی جهش می کند. (لنگر خمشی تغییر شیب می دهد.)

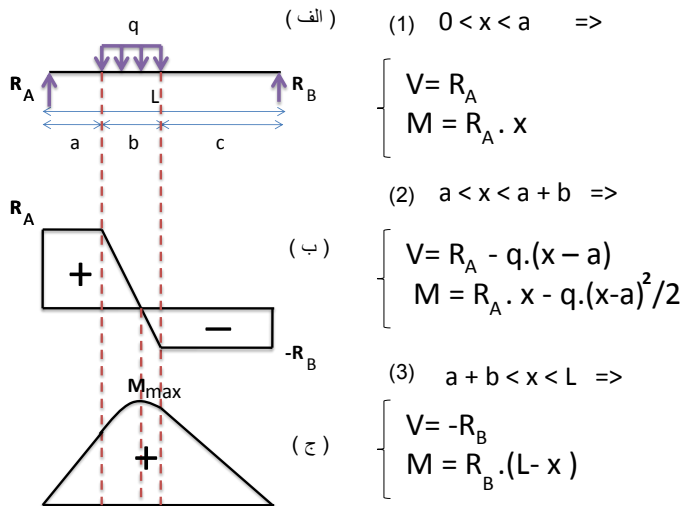
(ج) ممان متمرکز:



(ج) - لنگر متمرکز

$$M + M_0 + V \cdot dx - (M + M_1) = 0 \Rightarrow M_1 = M_0$$

یعنی لنگر خمشی جهش می کند.



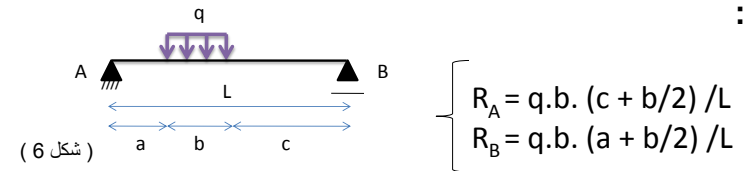
• شکل 1-6 (الف) دیاگرام آزاد تیر، (ب) نمودار نیروی برشی، (ج) نمودار لنگر خمشی.

• رسم نمودارهای نیروی برشی و لنگر خمشی :

(الف) استفاده از معادلات تعادل (یا بصورت ریاضی) ← روش مقطع زدن

(ب) کاربرد روش ترسیمی (سریع) ← روش جمع زدن

• مثال:



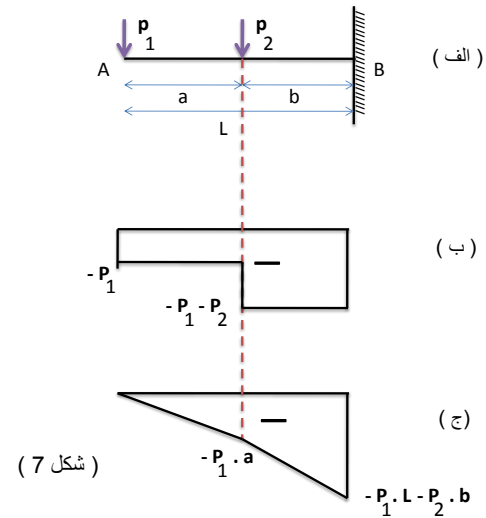
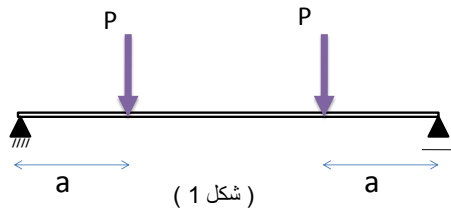
با استفاده از روش مقطع زدن و نوشتن روابط تعادل در هر حالت می توان معادلات زیر را بدست آورد و نمودارهای نیروی برشی و لنگر خمشی تیر را رسم کرد.

• مثال :

• تنش های خمشی :

خمش خالص :

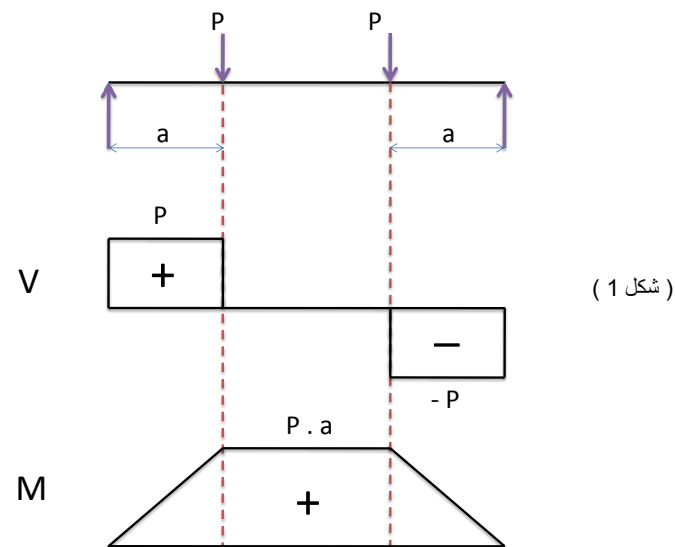
تیری را که تحت دو بار متمرکز P مطابق شکل (1) قرار دارد ، در نظر می گیریم. در ناحیه مرکزی این تیر نیروی برشی وجود ندارد و این ناحیه تنها تحت لنگر خمشی ثابتی قرار می گیرد با $P \cdot a$ قرار گرفته است . این حالت لنگر خمشی ثابت موسوم به " خمش خالص " می باشد. مثل برش خالص که فقط تنش برشی محض در تیر وجود می آید. (بیشتر در اتصالات ، برش خالص وجود می آید.)



برای تعیین توزیع تنش های داخلی در حالت خمش خالص، بایست ابتدا تغییر شکل تیر را مطالعه کنیم. اگر صفحه xy يك صفحه تقارن تیر باشد و بارها در همین صفحه وارد شوند، تغییر شکل ناشی از خمش نیز در همین صفحه خواهد بود.

فرض می شود مقاطع تیر پس از خمش نیز بصورت مسطح باقی می مانند، (اصل برنولی) که از نظر تئوری و تجربی اثبات شده است.

اگر طول جسم (تیر) محور دوران باشد، در آنصورت مقطع تحت تاثیر پیچش قرار گرفته است، ولی در اینجا عرض مقطع (بعد عمود بر صفحه نمایش کل تیر) محور دوران است.



لایه ای وجود دارد که نه کشش دارد و نه فشار و تحت تأثیر خمش وارده هیچ تنش خمشی کششی یا فشاری ندارد (ولی در آنجا می تواند تنش برشی ناشی از خمش داشته باشد) که به آن تار خنثی مقطع گویند.

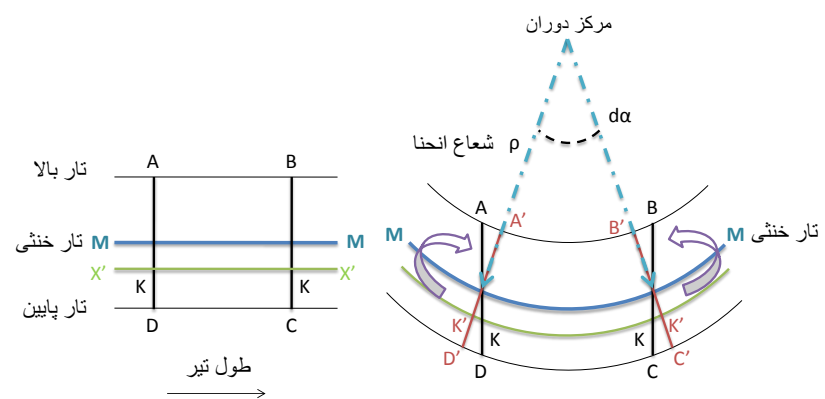
صفحه خنثی : تار خنثی را دربرگرفته و در آن هیچ تنش فشاری یا کششی ناشی از خمش بوجود نمی آید.

افزایش طول تار
در فاصله y : $K'K' - KK$

$$\epsilon = \frac{K'K' - KK}{KK} = \frac{(\rho + y) \cdot d\alpha - \rho \cdot d\alpha}{\rho \cdot d\alpha} = \frac{y}{\rho}$$

مربوطه : کرنش خمشی

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



چون نیروی عمودی برآیندی در مقطع عرضی ندارد، پس انتگرال $\sigma_x \cdot da$ روی تمام سطح مقطع باید صفر باشد. پس :

$$\int \sigma_x \cdot dA = \int E \cdot y / \rho \cdot dA = 0 \Rightarrow \int y \cdot dA = 0$$

یعنی گشتاور و ممان اول سطح (ممان استاتیکی) مقطع عرضی نسبت به محور خنثی برابر صفر است. (نسبت به محور Z)

لنگر نیروی خیلی کوچکی $\sigma_x \cdot dA$ حول محور خنثی برابر $\sigma_x \cdot y \cdot dA$ است. انتگرال همه این لنگرهای نیروهای کوچکی روی تمام سطح مقطع عرضی برابر با لنگر خمشی M می باشد.

$$M = \int \sigma_x \cdot y \cdot dA = E / \rho \int y^2 \cdot dA = E \cdot I / \rho$$

$$\sigma_x = M \cdot y / I$$

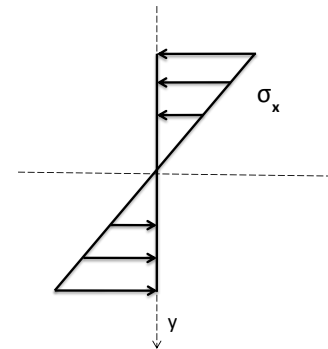
$$\sigma_{\max} = M \cdot c / I = M / s$$

(s = مدول مقطع = I/c)

همچنین شعاع انحنا مقطع را می توان برحسب خیز تیر نیز بدست آورد:

$$1/\rho = \frac{\frac{d^2y}{dx^2}}{[1 + (dy/dx)^2]^{3/2}} \xrightarrow[\text{معمولا } dy/dx < 1/300]{\text{شیب}} 1/\rho \approx \frac{d^2y}{dx^2} = \frac{M}{E \cdot I}$$

اثبات در اسلاید بعدی



$$\sigma_x = \frac{E \cdot y}{\rho}$$

1- تیری با مقطع متقارن ، عمقی برابر با 400 mm و ممان اینرسی $I = 19300 \text{ cm}^4$ مفروض است. این تیر با طول دهانه 8 متر روی دو تکیه گاه ساده قرار گرفته است. در صورتیکه تنش مجاز خمشی برابر با 1200 kg/cm^2 باشد، محاسبه نمایید:
 الف - بار گسترده یکنواختی که این تیر می تواند تحمل نماید؛
 ب - بار متمرکز در وسط دهانه که تیر می تواند تحمل نماید.

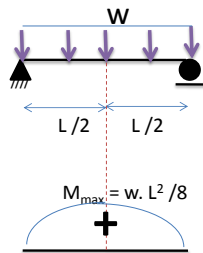
$$\sigma_{\max} = M.c / I \leq \sigma_{\text{allow}}$$

$$\frac{M * 20}{19300} = 1200 \Rightarrow M_r = 1158000 \text{ kg.cm}$$

الف) $M_{\max} = w \cdot L^2 / 8$

$$1158000 = \frac{w * (800)^2}{8} \Rightarrow$$

$$w = 14.475 \text{ kg/cm} = 1.4475 \text{ ton/m}$$

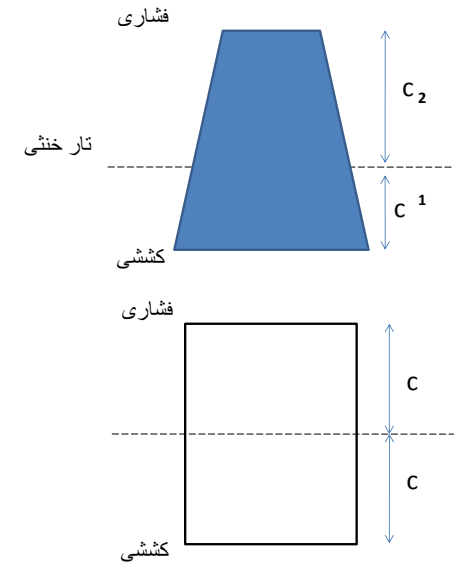


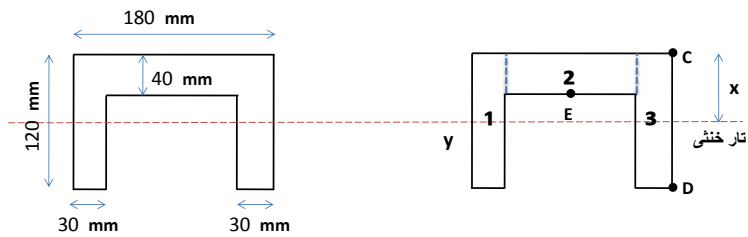
تنش کششی

$$\sigma_x)_{\max} = M.c_1 / I = M / s_1$$

تنش فشاری

$$\sigma_x)_{\min} = - M.c_2 / I = - M / s_2$$



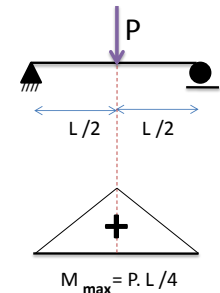


	$A_i \text{ mm}^2$	$\bar{x}_i \text{ mm}$	$\bar{x}_i \cdot A_i \text{ mm}^3$
1	$30 \cdot 120 = 3600$	60	$60 \cdot 3600$
2	$40 \cdot 120 = 4800$	20	$20 \cdot 4800$
3	$30 \cdot 120 = 3600$	60	$60 \cdot 3600$
Σ	$12 \cdot 10^3$		$528 \cdot 10^3$

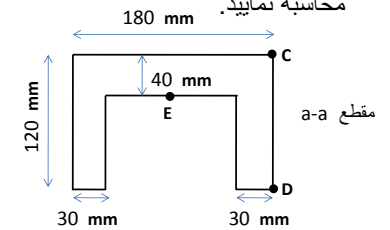
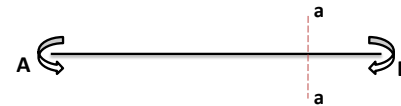
پ) $M_{\max} = P \cdot L / 4$

$\rightarrow 1158000 = \frac{P \cdot 800}{4} \rightarrow$

$P = 5790 \text{ kg} = 5.79 \text{ ton}$



2- در شکل مقابل $M = 25 \text{ kN} \cdot \text{m}$ می باشد. تنش ها را در نقاط C ، D و E محاسبه نمایید.



$$\sigma = \frac{M \cdot y}{I}$$

$$\rightarrow \begin{cases} \sigma_C = \frac{25 \cdot 10^6 \cdot 44}{13888 \cdot 10^3} = 79.21 \text{ MPa} \\ \sigma_D = -\frac{25 \cdot 10^6 \cdot (120 - 44)}{13888 \cdot 10^3} = -136.81 \text{ MPa} \\ \sigma_E = \frac{25 \cdot 10^6 \cdot (44 - 40)}{13888 \cdot 10^3} = 7.2 \text{ MPa} \end{cases}$$

$$\bar{x} \cdot \sum A_i = \sum \bar{x}_i \cdot A_i \quad \rightarrow \quad \bar{x} = \frac{\sum \bar{x}_i \cdot A_i}{\sum A_i}$$

$$\rightarrow \bar{x} = \frac{528 \cdot 10^3}{12 \cdot 10^3} = 44 \text{ mm}$$

$$I_y = (I_1)_y + (I_2)_y + (I_3)_y = 2(I_1)_y + (I_2)_y$$

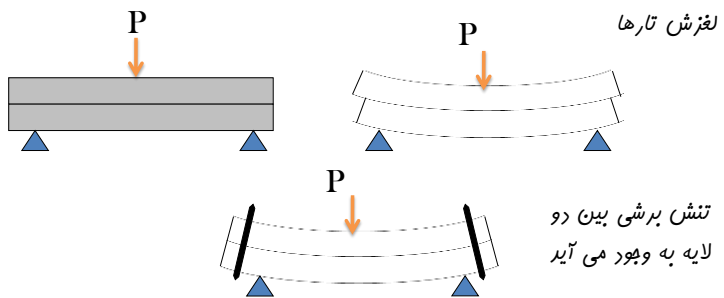
$$(I_1)_y = 30 \cdot 120^3 / 12 + 30 \cdot 120 \cdot (60 - 44)^2 = 52416 \cdot 10 \text{ mm}^4$$

$$(I_2)_y = 120 \cdot 40^3 / 12 + 120 \cdot 40 \cdot (44 - 20)^2 = 34048 \cdot 10 \text{ mm}^4$$

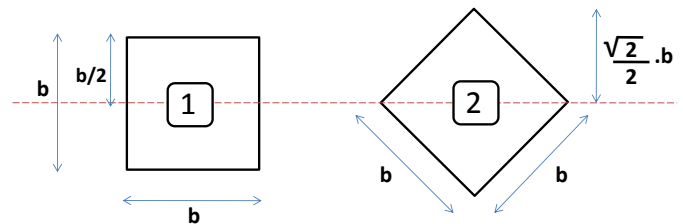
$$\rightarrow I_y = 2 \cdot 52416 \cdot 10^2 + 34048 \cdot 10^2 = 13888 \cdot 10^3 \text{ mm}^4$$

تنش های برشی در تیرها با مقطع مستطیل

هنگامی که تیری تحت تاثیر بارهای جانبی قرار دارد، در هر مقطع عرضی آن لنگر خمشی M و نیروی برشی V اثر میکند.



3- تیری با مقطع مربعی شکل به اضلاع b مفروض است؛ لنگر مقاوم مقطع را بر اساس نحوه قرار گرفتن مقطع در شکل های زیر مقایسه کنید.



$$\sigma_{\max} = \frac{Mc}{I} = \sigma_{\text{allow}}$$

$$\Rightarrow M = \sigma_{\text{allow}} \cdot \left(\frac{I}{c} \right)$$

مدول مقطع یا اساس مقطع

اگر لنگرهای خمشی در مقاطع mn و m_1n_1 برابر باشد (تیر در خمش خالص باشد) تنش های عمودی δx نیز در اضلاع np و n_1p_1 مساوی بوده و عنصر مزبور در حال تعادل است (تنش برشی صفر)

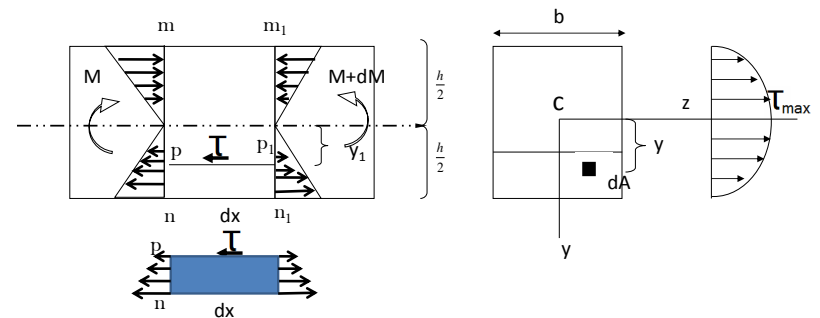
در حالت کلی که لنگر خمشی در طول تیر تغییر میکند میتوان $\Sigma F_x=0$ را برای جزء کوچک نوشت:

نیروی عمودی بر روی مساحت dA در لبه چپ : $\sigma_x \cdot dA = \frac{M \cdot y}{I} dA$

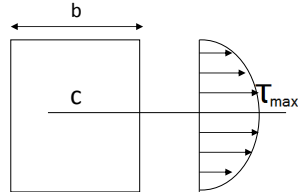
مجموع تمام این نیروها این در وجه pn : $\int_{y_1}^{\frac{h}{2}} \frac{M \cdot y}{I} dA$

مجموع تمام نیروهای عمودی در وجه n_1p_1 : $\int_{y_1}^{\frac{h}{2}} \frac{(M + dM) y}{I} dA$

تنش برشی مماسی τ در هر نقطه از مقطع عرضی برابر با تنش افقی در همان نقطه میباشد. نیروی تنش افقی را میتوان از تعادل المان p_1n_1p در که از قسمتی به طول dx از تیر بریده شده بدست آورد.



برای مقطع مستطیل

$$\left\{ \begin{array}{l} Q = \frac{b}{2} \left(\frac{h^2}{4} - y_1^2 \right) \\ \tau = \frac{V}{2I} \left(\frac{h^2}{4} - y_1^2 \right) \end{array} \right.$$


$$\tau_{\max} = \frac{Vh^2}{8I} = \frac{3V}{2A} = 1.5\tau_{ave}$$

پس نیروی برشی افقی در وجه فوقانی $\tau b dx$ می باشد به صورت زیر است :

$$\tau \cdot b \cdot dx = \int_{y_1}^{\frac{h}{2}} \frac{(M + dM)y}{I} \cdot dA - \int_{y_1}^{\frac{h}{2}} \frac{M \cdot y}{I} \cdot dA$$

$$\tau = \frac{dM}{dx} \left(\frac{1}{Ib} \right) \int_{y_1}^{\frac{h}{2}} y dA = \frac{V}{Ib} \int_{y_1}^{\frac{h}{2}} y dA = \frac{V}{Ib} Q$$

تشنش برشی در فاصله y_1 از
تار فنتی

$$\tau = \frac{VQ}{Ib}$$

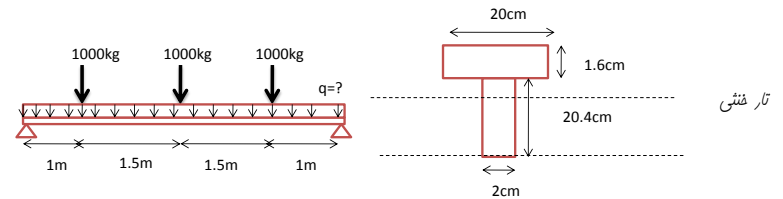
$$\bar{y} = \frac{A_1 y_1 + A_2 y_2}{A_1 + A_2}$$

$$= \frac{2 \times 20.4 \times \frac{20.4}{2} + 20 \times 1.6 \times (20.4 + 0.8)}{2 \times 20.4 + 20 \times 1.6} = 15.04 \text{ cm}$$

$$I_x = \sum \left(\frac{bh^3}{12} + Ay^2 \right) = \left[2 \times \frac{20.4^3}{12} + 20.4 \times 2 \left(15.04 - \frac{20.4}{2} \right)^2 \right] +$$

$$\left[20 \times \frac{1.6^3}{12} + 1.6 \times 20 \left(6.96 - \frac{1.6}{2} \right)^2 \right] = 3591.8 \text{ cm}^4$$

مثال) ماکزیمم شدت بار قابل تحمل توسط تیر را بدست آورید به شرطی که تنش های فمشی مجاز در کشش و برش و 1400 kg/cm^2 و 1000 kg/cm^2 باشد. دیاگرام نیروی برشی، لنگر فمشی و نیز تنش های عمودی و برشی را رسم کنید.



تار فمشی

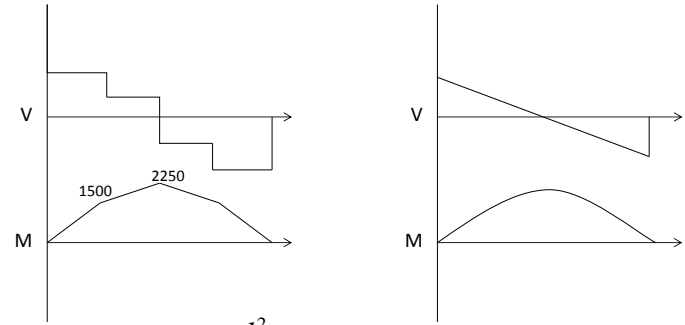
در تکیه گاه جایی که V حداکثر میشود تنش برشی نیز حداکثر میشود که بحرانی ترین شرایط آن در محل تار خنثی است .

$$V_{\max} = 1500 + \frac{ql}{2} = 1500 + 2.5q \quad Q = 2 \times \frac{15.04^2}{2}$$

$$\tau = \frac{V \cdot Q}{I \cdot t} \leq 1000 \quad q_{\max} = 12013 \text{ kg/m}$$

پس همان مقدار قبلی فاکم می شود

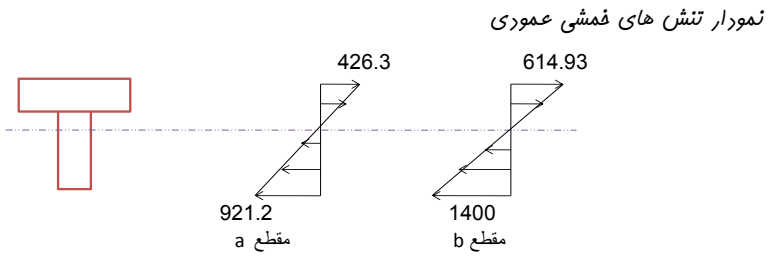
مقدار قابل قبول $q_{\max} = 350 \text{ kg/m}$



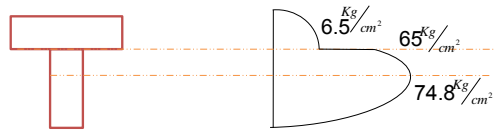
$$M_{\max} = 2250 + \frac{ql^2}{8} = 2250 + 3.125q \text{ (kg.m)}$$

$$\sigma = \frac{M \cdot c}{I} \leq 1400 \quad 1400 = \frac{(2250 + 3.125q) \times 100 \times 15.04}{3591.8}$$

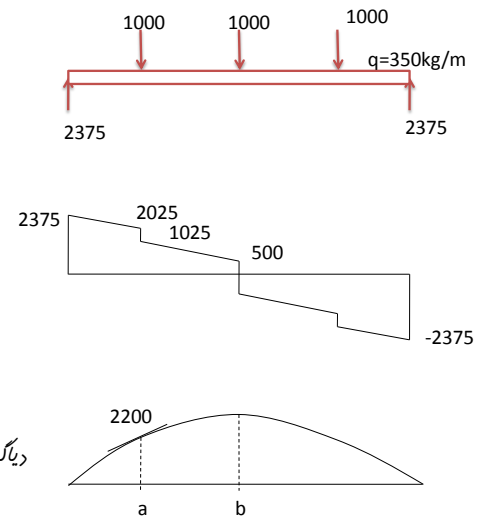
$$q_{\max} = 350 \text{ kg/m}$$



رسم دیاگرام تنش برشی



دیاگرام ممان



پیچش

گشتاور حول محور طولی جسم است که تنش برشی ایجاد می کند .

با اعمال کوپل پیچشی به انتهای آزاد میله، انتظار زاویه دوران پیچشی در میله و در نتیجه تنش های برشی در مقطع میله خواهیم داشت .

حداکثر لنگر پیچشی داخلی، سبب ایجاد حداکثر تنش و در نتیجه شرایط بحرانی می گردد .

مقطعی که در آن حداکثر لنگر پیچشی ایجاد شود ، مقطع بحرانی می باشد .



رابطه توان انتقالی با کوپل پیچشی

• یک اسب بخار hp , در هر ثانیه ۷۴۶.۶ N.m کار انجام می دهد .

$$\text{توان} = \text{لنگر پیچشی} \times \frac{\text{زاویه چرخش (رادیان)}}{\text{زمان}}$$

برای محوری که N دور در دقیقه میزند زاویه چرخش $2\pi N \text{ rad/min}$ میباشد . پس اگر محوری، یک لنگر پیچشی $(N.m)T$ را انتقال دهد کار انجام شده در هر دقیقه $2\pi NT$ می باشد .

با تساوی کارها :

$$HP(746.6)(60) \frac{N.m}{\text{min}} = 2\pi NT \frac{N.m}{\text{min}}$$

$$(N.m) T = 7130 \frac{(HP)}{N} \quad (kg.m) M_t = \frac{716.2}{N} HP$$

HP: توان منتقل شده (اسب بخار) N: تعداد دور در دقیقه

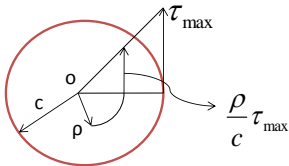
فرضیات اساسی :

1. مقاطع مسطح و صفحه ای عمود بر محور میله استوانه ای ، صفحه ای باقی می ماند .
(بدون اعوجاج)
2. کرنش برشی بطور خطی از محور مرکزی تغییر می کند .
3. تنش برشی متناسب با کرنش برشی می باشد . (قانون هوک)
($\tau = G\gamma$)

رابطه پیچش

تنش برشی ناشی از کوپل پیچشی

چون تنش با کرنش متناسب است پس تنش نیز به صورت خطی از مرکز تغییر خواهد کرد . تنش هایی که توسط تغییر شکل های مفروض تولید می شوند ، تنش های برشی بوده و در صفحه ای به موازات مقطع عمود بر محور میله قرار دارند .



در هر نقطه دلخواه به فاصله ρ از مرکز دایره میزان تنش برشی برابر با $\frac{\rho}{c} \tau_{\max}$

می شود . با معلوم بودن توزیع تنش روی یک مقطع میتوان مقاومت مقطع در مقابل لنگر پیچشی را بر حسب تنش پیدا کرد .

لنگر پیچش مقاوم بایستی معادل مجموع لنگرهای پیچشی داخلی مقطع باشد .

$$T = \int \rho \cdot dF, \quad dF = \tau \cdot dA \Rightarrow T = \int_A \underbrace{\left(\frac{\rho}{c} \tau_{\max} dA \right)}_{\text{نیرو}} \rho$$

$$\frac{\tau_{\max}}{c} \int_A \rho^2 dA = T \quad \& \quad \int_A \rho^2 dA = J \quad \text{اینرسی قطبی (پیچشی) مقطع}$$

برای یک مقطع دایره ای

$$J = \int_A \rho^2 dA = \int_0^c 2\pi\rho^3 d\rho = \frac{\pi c^4}{2} = \frac{\pi d^4}{32} \quad (dA = 2\pi\rho d\rho)$$

رابطه پیچش برای میله های استوانه ای

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

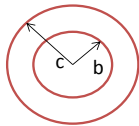
یک شکل عمومی تر برای تعیین تنش برشی در هر نقطه دلخواه به فاصله ρ از مرکز هندسی سطح مقطع دایره ای بصورت زیر درمی آید :

$$\tau = \frac{\rho}{c} \tau_{\max} = \frac{T \cdot \rho}{J}$$

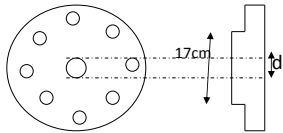
برای مقطع دایره ای تو خالی

$$J = \int \rho^2 \cdot dA = \int_b^c 2\pi\rho^3 \cdot d\rho = \frac{\pi c^4}{2} - \frac{\pi b^4}{2}$$

$$dA = 2\pi\rho d\rho \quad t \rightarrow 0 \Rightarrow J = 2\pi c^3 t$$



مثال (کوپلینگی به صورت زیر داریم . فاصله پیچها از هم 24cm و قطر هر پیچ 3cm می باشد. در صورتیکه ۲۰۰ دور در دقیقه بزنند ، قدرت انتقال آنرا بر مسب اسب بفار بدست آورید .
اگر حداکثر تنش برشی به 400 Kg/cm² محدود شود ، قطر داخلی لوله را بدست آورید .

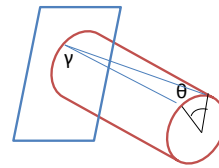


نیروی هر پیچ : $F = \tau \cdot A = 400 \times \frac{\pi}{4} (3)^2 = 2827.4 \text{ kg}$

$$M_f = 8 \times 2827.4 \times \frac{24}{2 \times 100} = 2714 \text{ kg.m}$$

$$T = \frac{716.2}{N} (\text{HP}) \quad \text{اسب بفار } HP = 757.9$$

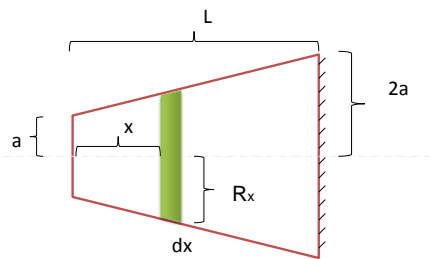
رابطه کلی لنگر یا کوپل پیچشی با تنش برشی و زاویه دوران پیچشی



$$\left. \begin{aligned} \tau &= G\gamma \\ \gamma &= \frac{\rho\theta}{l} \end{aligned} \right\} \frac{\tau}{\rho} = \frac{G\theta}{l}$$

$$\boxed{\frac{T}{J} = \frac{\tau}{\rho} = \frac{G\theta}{l}}$$

مثال (برای مفروضه ناقص شکل زیر که تحت لنگر پیچشی M قرار گرفته است ، زاویه پیچش را بدست آورید .



$$\theta = \int_0^L \frac{M_x dx}{G.J}$$

$$R_x = a + \frac{x}{L} a$$

$$D_x = 2a + \frac{x}{L} 2a$$

$$\tau = \frac{T.r}{j} \leq 400$$

$$400 = \frac{2714 \times 100 \times \frac{17}{2}}{\frac{\pi}{32} (17^4 - d^4)}$$

$$d_{\max} = 12.5 \text{ cm}$$

در حالت مرزی

مقدار درصد خطای وارده در صورتیکه از شعاع متوسط به جای انتگرال گیری استفاده شود را بدست آورید .

$$D_m = \frac{2a + 4a}{2} = 3a$$

$$\theta = \frac{M_t L}{G \frac{\pi}{32} (3a)^4} = \frac{32 M_t L}{81 \pi G a^4}$$

$$\frac{0.58 - 0.4}{0.58} \times 100 = 31\%$$

هر چه اختلاف در قطر طرفین کمتر باشد ، خطایی که در اثر این تقریب داده می شود کوچکتر خواهد بود

$$J(x) = \frac{\pi}{32} \left(2a + \frac{x}{L} 2a\right)^4 = \frac{\pi a^4}{2} \left(1 + \frac{x}{L}\right)^4$$

$$\begin{aligned} \theta &= \int_0^L \frac{M_t dx}{G \frac{\pi a^4}{2} \left(1 + \frac{x}{L}\right)^4} = \frac{2M_t}{G \pi a^4} \int_0^L \frac{dx}{\left(1 + \frac{x}{L}\right)^4} = \frac{2M_t}{G \pi a^4} \left[\left(\frac{-1}{3}\right) \left(1 + \frac{x}{L}\right)^{-3} \right]_0^L \\ &= \frac{14 M_t L}{24 G \pi a^4} \end{aligned}$$

$$\theta = 0.58 \frac{M_t L}{G \pi a^4} \text{ rad}$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \tau_{\max} \Big|_1 = \frac{M \frac{D}{2}}{\frac{\pi}{32} D^4} \\ \tau_{\max} \Big|_2 = \frac{M \frac{D'}{2}}{\frac{\pi}{32} (D'^4 - d^4)} \end{array} \right. \Rightarrow \frac{M \frac{D}{2}}{\frac{\pi}{32} D^4} = \frac{M \frac{D'}{2}}{\frac{\pi}{32} (D'^4 - d^4)} \Rightarrow \frac{1}{D^3} = \frac{D'}{D'^4 - d^4}$$

$$\Rightarrow \frac{1}{10^3} = \frac{15}{15^4 - d^4} \Rightarrow d = 13.74 \text{ cm}$$

$$A_1 = \frac{\pi}{4} D^2 \quad \text{در صد صرفه جویی}$$

$$A_2 = \frac{\pi}{4} (D'^2 - d^2) \quad \text{چون طولها برابرند نیازی به بررسی مهم نیست}$$

$$\xrightarrow{100 \times \frac{A_1 - A_2}{A_1} = 64\%}$$

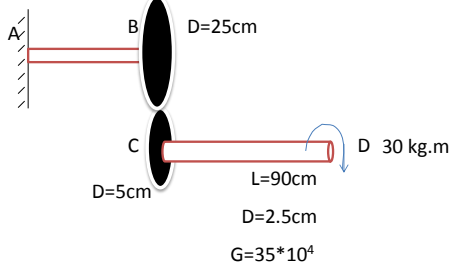
مثال) استوانه توپری به قطر 10cm و طول L داریم که تمت یک کوپل پیپشی M قرار گرفته است. استوانه ای توفالی نیز به طول L و قطر خارجی 15cm و قطر داخلی d تمت تاثیر همان کوپل پیپشی قرار گرفته است. قطر داخلی d را طوری تعیین کنید که تنش برشی ماکزیمم در هردو برابر شود. تغییرات θ پطور است ؟ درصد صرفه جویی مصالح را نیز بدست آورید.

$$\left\{ \begin{array}{l} J = \frac{\pi}{32} D^4 \\ J = \frac{\pi}{32} (D'^4 - d^4) \end{array} \right. \quad \tau = \frac{M \cdot r}{J} \quad , \quad \theta = \int_0^l \frac{M_t dx}{G \cdot J}$$

L=120cm

مثال (در شکل زیر دوران چرخشی D نسبت به A را بدست بیاورید . D=6.25cm

G=85*10⁴



$$F \times \frac{D}{2} = M_t \rightarrow F = \frac{30}{\frac{0.05}{2}} = 1200kg$$

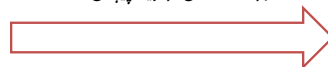
کوپل پیچشی که به میله بالایی وارد میشود

$$M' = 1200 \times 12.5 = 15000kg.cm = 150kg.m$$

$$\theta_1 = \frac{M.L}{G \frac{\pi}{32} (10)^4} = \frac{32M.L}{G\pi} \cdot \frac{1}{10^4}$$

$$\theta_2 = \frac{M.L}{G \frac{\pi}{32} (15^4 - 13.74^4)} = \frac{32M.L}{G\pi} \cdot \frac{1}{14984}$$

درصد کاهش زاویه پیچش



$$= \frac{\frac{1}{10^4} - \frac{1}{14984}}{\frac{1}{10^4}} = 33\%$$

خیز تیرها (کاربرد مقاومت مصالح در طراحی مهندسی)

روشهای تعیین تغییر مکان (خیز) تیرها:

2 بارانتگرال گیری

$$\left. \begin{array}{l} \downarrow + EIy'' = -M \quad \text{حل معادله دیفرانسیل مرتبه دوم} \\ \downarrow + EIy^{(4)} = q \quad \text{حل معادله دیفرانسیل مرتبه چهارم} \end{array} \right\} \text{روش انتگرال گیری مستقیم (1)}$$

4 بارانتگرال گیری

(2) روش کاربرد توابع استثنایی

(3) روش ممان سطح

(4) روش تیر فرضی (روشهای انرژی)

$$\theta_{\frac{B}{A}} = \frac{M_t l}{G.J} = \frac{15000 \times 120}{85 \times 10^4 \times \frac{\pi}{32} \times 6.25^4} = 0.014 \text{ rad}$$

طول طی شده در اثر چرخش، روی هر یک از دو دیسک برابر است:

$$L_1 = \theta_1 R_1, \quad L_2 = \theta_2 R_2$$

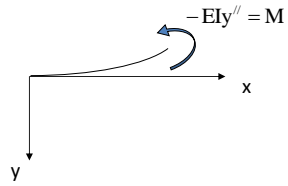
$$0.014 \times \frac{25}{2} = \theta_2 \times \frac{5}{2} \Rightarrow \theta_2 = 0.07 \text{ rad}$$

$$\theta_{\frac{D}{B}} = \frac{3000 \times 90}{35 \times 10^4 \times \frac{\pi}{32} \times 2.5^4} = 0.2 \text{ rad}$$

چون شعاعش کمتر است بیشتر می چرخد

$$\theta_{\frac{D}{A}} = 0.07 + 0.2 = 0.27 \text{ rad}$$

1) انتگرال گیری مستقیم



ولی اگر yها بطرف پایین باشد: $y'' = \frac{-M}{EI}$

با دوبر انتگرال گیری داریم:

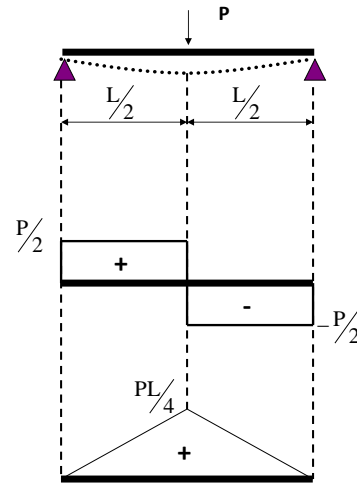
$$\frac{d^2y}{dx^2} = \frac{-M}{EI} \quad \rightarrow \quad \frac{dy}{dx} = \int \frac{-M}{EI} dx + C_1$$

$$\rightarrow y = \int \left(\int \frac{-M}{EI} dx \right) dx + C_1x + C_2$$

و در روش حل معادله دیفرانسیل مرتبه چهارم داریم:

$$\frac{d^4y}{dx^4} = \frac{q}{EI}$$

که از این رابطه باید 4 بار انتگرال گیری نمود تا به معادله خیز تیر رسید.



در بحث خمش تیرها دیدیم که $\frac{1}{\rho} = \frac{M}{EI}$ (تقریباً)

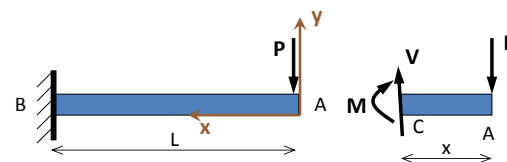
$$\frac{1}{\rho} = \frac{\frac{d^2y}{dx^2}}{\left[1 + \left(\frac{dy}{dx}\right)^2\right]^{3/2}} = \frac{y''}{\left[1 + (y')^2\right]^{3/2}} \approx y''$$

(مثبت yها به طرف بالا فرض شده است)

$$y'' = \frac{d^2y}{dx^2} = \frac{M}{EI}$$

مثال 1:

تیر طره ای AB دارای سطح مقطع یکنواخت بوده و از انتهای آزاد A خود تحت بار P قرار گرفته است. مطلوب است تعیین معادله منحنی الاستیک، خیز و شیب در نقطه A؟



با توجه به شکل میتوان نوشت:

$$EI \frac{d^2y}{dx^2} = M = -Px \quad \int \rightarrow \quad EI \frac{dy}{dx} = -\frac{1}{2}Px^2 + C_1$$

$$EIy = -\frac{1}{6}Px^3 + C_1x + C_2$$

$$\text{شرایط مرزی} \begin{cases} x=L, \frac{dy}{dx} = 0 \rightarrow C_1 = \frac{1}{2}PL^2 \\ x=L, y=0 \rightarrow C_2 = -\frac{1}{3}PL^3 \end{cases}$$

$$EIy = -\frac{1}{6}Px^3 + \frac{1}{2}PL^2x - \frac{1}{3}PL^3$$

$$y = \frac{P}{6EI}(-x^3 + 3L^2x - 2L^3)$$

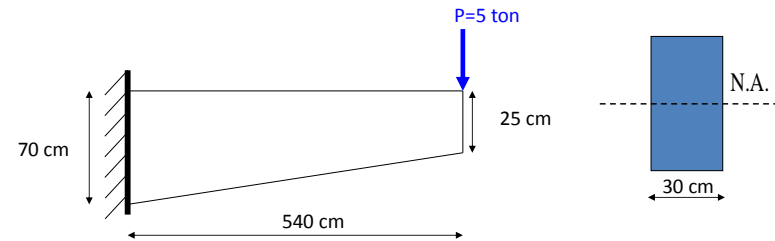
با جاگذاری $x=0$ در معادلات بالا، خیز و شیب نقطه A محاسبه میشود:

$$y_A = -\frac{PL^3}{3EI}, \quad \left(\frac{dy}{dx} \right)_A = \frac{PL^2}{2EI}$$

مثال 2:

تیری مطابق شکل زیر نشان داده شده است. تغییر مکان انتهای آزاد تیر را بدست آورید؟

$$E = 2 \times 10^5 \frac{\text{Kg}}{\text{cm}^2}$$



$$\left\{ \begin{aligned} \frac{a}{x} &= \frac{45}{540} \longrightarrow a = \frac{4.5x}{54} \\ I &= \left(25 + \frac{4.5x}{54} \right)^3 \times \frac{30}{12} \end{aligned} \right.$$

$$EI \frac{d^2y}{dx^2} = -M = Px$$

$$\frac{dy}{dx} = \int \frac{Px}{EI} dx + C_1 = \frac{P}{E} \int \frac{x}{2.5 \left(25 + \frac{x}{12} \right)^3} dx + C_1$$

$$y = \int \frac{dy}{dx} dx$$

$$= \frac{P}{E} \left(-12 \times 12 \times 4.8 \ln \left(25 + \frac{x}{12} \right) - \frac{12 \times 12 \times 120}{2} \left(25 + \frac{x}{12} \right)^{-1} \right) + 0.017x + C_2$$

شرط خیز برابر با صفر

$$\begin{cases} y = 0 \\ x = 540 \text{ cm} \end{cases} \rightarrow C_2 = 67.32$$

لذا معادله خیز تیر بدست آمده است. و اگر $x=0$ گذاشته شود ،
خیز انتهای آزاد تیر بدست می آید:

$$x = 0 \rightarrow y = \Delta = 3 \text{ cm}$$

$$\frac{dy}{dx} = \frac{P}{E} \int \frac{25 + \frac{x}{12} - 25}{25 \left(25 + \frac{x}{12} \right)^3} dx + C_1 = \frac{P}{E} \left[\int \frac{4.8 dx}{\left(25 + \frac{x}{12} \right)^2} - \int \frac{120 dx}{\left(25 + \frac{x}{12} \right)^3} \right] + C_1$$

$$= \frac{P}{E} \left[-12 \times 4.8 \left(25 + \frac{x}{12} \right)^{-1} + \frac{12 \times 120}{2} \left(25 + \frac{x}{12} \right)^{-2} \right] + C_1$$

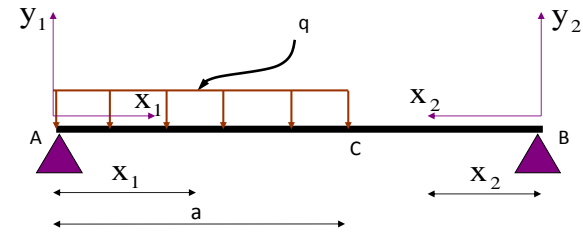
حال با اعمال شرایط مرزی ، ضریب C_1 بدست می آید :

در تکیه گاه تیر ، شیب صفر است

$$\begin{cases} \frac{dy}{dx} = 0 \\ x = 540 \end{cases} \rightarrow C_1 = 0.017$$

مثال 3:

یک تیر چوبی بامقطع مستطیلی $h = 20 \times b = 15 \text{ cm}^2$ روی تکیه گاههای ساده به دهانه 6 متر، قرار دارد. بارگسترده یکنواخت به میزان 1.2 t در طول $a = 4 \text{ m}$ اعمال شده است. خیز وسط تیر و خیز حداکثر را بدست آورید؟



شدت بارگسترده $q = \frac{Q}{a} = \frac{1.2}{4} = 0.3 \text{ t/m}$

عکس العمل ها $\left\{ \begin{array}{l} R_A = \frac{qa(L - \frac{a}{2})}{L} = \frac{0.3 \times 4 \times 4}{6} = 0.8 \text{ t} \\ R_B = \frac{qa^2}{2L} = \frac{0.3 \times 4^2}{2 \times 6} = 0.4 \text{ t} \end{array} \right.$

حال معادلات دیفرانسیلی را تشکیل داده و انتگرال گیری می کنیم:

$$EIy_1'' = R_A x_1 - \frac{qx_1^2}{2}$$

$$EIy_2'' = R_B x_2$$

$$EIy_1' = \frac{R_A x_1^2}{2} - \frac{qx_1^3}{6} + C_1$$

$$EIy_2' = \frac{R_B x_2^2}{2} + C_2$$

$$EIy_1 = \frac{R_A x_1^3}{6} - \frac{qx_1^4}{24} + C_1 x + D_1$$

$$EIy_2 = \frac{R_B x_2^3}{6} + C_2 x + D_2$$

با استفاده از رابطه اول و با در نظر گرفتن $x_1 = \frac{L}{2} = 3\text{ m}$:

$$\left. \begin{aligned} EIy &= 0.8 \frac{3^3 \times 0.3 \times 3^4}{6 \times 0.4} - (2.133 \times 3) \\ EIy_1 &= -3.812 \text{ t.m}^2 = 3812 \times 10^6 \text{ Kg.cm}^3 \\ I &= \frac{20^3 \times 15}{12} = 10^4 \text{ cm}^4 \\ EI &= 1 \times 10^5 \times 10^4 = 10^9 \text{ Kg.cm}^2 \end{aligned} \right\} \Rightarrow y_{\text{Center}} = y_1 = \frac{3812 \times 10^6}{10^9} = 3.81 \text{ cm}$$

(ب) برای تعیین y_{max} :

واضح است که خیز حداکثر (شیب صفر) در محدوده $0 < x_1 < a$ رخ می دهد، پس از معادله مربوط به y_1' استفاده می کنیم:

$$\frac{dy}{dx} = 0 \quad \rightarrow \quad EIy_1' = \frac{R_A x_1^2}{2} - \frac{q x_1^3}{6} + C_1 = 0 \quad \rightarrow \quad x_1 = 2.889 \text{ m}$$

$$\rightarrow y_{\text{max}} = 3.818 \text{ cm}$$

برای تعیین مقادیر ثابت از شرایط حدی و پیوستگی استفاده می کنیم:

$$\begin{aligned} x_1 = 0 \text{ در } &\rightarrow y_1 = 0 & D_1 = D_2 = 0 \\ x_2 = 0 \text{ در } &\rightarrow y_2 = 0 \\ \left\{ \begin{aligned} x_1 &= a \\ x_2 &= L - a \end{aligned} \right. &\rightarrow \theta_c = +y_1' = -y_2' \rightarrow \frac{R_A a^2}{2} - \frac{q a^3}{6} + C_1 = -\frac{R_B (L - a)^2}{2} - C_2 \\ \left\{ \begin{aligned} x_1 &= a \\ x_2 &= L - a \end{aligned} \right. &\rightarrow y_1 = y_2 = \delta_c \rightarrow \frac{R_A a^3}{6} - \frac{q a^4}{24} + C_1 a = \frac{R_B (L - a)^3}{6} + C_2 b \\ C_1 &= -\frac{1}{a + b} \left[\frac{R_A a^2}{6} (a + 3b) + \frac{R_B b^3}{3} - \frac{q a^3}{24} (a + 4b) \right] = -2.133 \text{ t.m}^2 \\ C_2 &= -\frac{1}{a + b} \left[\frac{R_A a^3}{3} + \frac{R_B b^2}{6} (3a + b) - \frac{q a^4}{8} \right] = -1.867 \text{ t.m}^2 \end{aligned}$$

مسئله : معادله خیزتیر را بدست آورید؟

