مقدمه _ مفهوم تنش

1.1 مقدمه

هدف اصلی از فراگیری مقاومت مصالح ایجاد توانایی در مهندسان آیمنده برای تحلیل و طراحی ماشینهای کوناکون و سازههای باربر است.

تحلیل و طراحی هر سازهٔ معلوم شامل محاسبهٔ تنشها و تغییر *شکلهاس*ت. از اینرو فصل اول را به مفهوم تنش اختصاص دادهایم.

بس از مقدمه کو تاهی (بخش ۲.۱) نگاهی گذرا به روشهای اساسی استاتیک و کاربرد آن برای تعیین نیر و ها در عضو های یک سازه ساده شامل عضو های اتصال دهنده پین اختصاص داده شده است. بخش ۳.۱ مفهوم تنشها در عضو یک سازه را بیان می کند، و نشان می دهد که چگونه می توان تنش را از نیر و در عضو تعیین کرد. پس از بحث کو تاهی از تحلیل مهندسی و طراحی (بخش ۴.۱)، تشهای عمودی را در عضو تحت بار محوری (بخش ۲.۵)، تنشهای برشی ناشی از نیروهای عرضی برابر و مخالف (بخش ۲.۱)، و تنشهای تکیه گاهی ناشی از پیچها و پنیای اتصال دهنده عضو ها (بخش ۲.۱)، بر رسی می کنیم. این مفاهیم گونا گون را (در بخش ۸.۱) برای تعیین تنشها در عضو های سازه های ساده که پیشتر در بخش (در بخش ۲.۱) برای تعیین تنشها در عضو های سازه های ساده که پیشتر در بخش

در بخش ۹.۱ روش حل یک مسئلهٔ مشخص را توصیف کردهایم و در بخش ۱۰.۱ به دقت عددی مناسب در محاسبات مهندسی پرداختهایم.

^{در} بخش ۱۱.۱ که دوباره عضو دونیرویی تحت بار محوری را بررسی ^{میکنیم،} بیمیبریم که تنشهای روی یک صفحه *مایل* شامل تنشهای عمودی و برشماست در حالی که در بخش ۱۲.۱ میبینیم که برای تشریح حالت تنش در ^{نقطهای از} جسم در شرایط بارگذاری عمومی شش مؤلفه تنش لازم است.

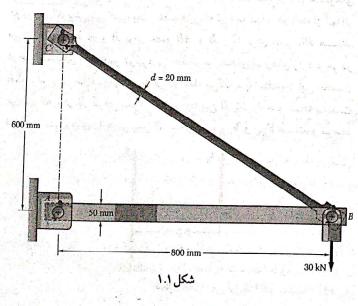
^{در} انتها، در بخش ۱۳.۱ درباره روش محاسبه *استحکام نهایی ماده مفروضی از* نمون^یهای اَزمون، و استفاده از ضریب *اطمینان* در محاسبه *بار مجاز* برای ی^ک جزء ^{سازه}ای ساخته شده از آن ماده، بحث خواهیم کرد.

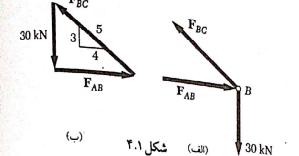
۲.۱ ه**رودی کوتاه از روشهای استاتیک** ^{دراین} بخش در حالی که نیروها را در عضوهای یک سازه ساده تعیین میکنید، ^{روشها}ی اساسی استاتیک را مرور خواهید کرد.

سازه نشان داده شده شکل ۱.۱ را که برای نگهداری بار kN-۳۰ طراحی شده است در نظر بگیرید. این سازه از بازوی *AB* با سطح مقطع مستطیلی به ابعاد Xomm که ۳۰ و میلهٔ *B* با سطح مقطع دایروی به قطر ۲۰mm تشکیل شده است. Xomm که ۳۰ و میلهٔ *B* با سطح مقطع دایروی به قطر ۲۰mm تشکیل شده است. بازو و میله توسط پینی در نقطهٔ *B* به هم متصل اند و با پینها و قلابهایی، به تر تیب در نقاط *A* و *C* نگهداری می شوند. در اولین مرحله باید نمودار جسم آزاد را با جداکردن از تکیه گاهها در نقاط *A* و *C* رسم کرد و عکس العملی را که این تکیه گاهها بر سازه و ارد می کنند نشان داد (شکل ۲.۱). توجه کنید که در رسم نمودار از موارد غیر ضروری پرهیز شود. بسیاری از شما می توانید تشخیص نمودار از موارد غیر ضروری پرهیز شود. بسیاری از شما می توانید تشخیص نیست نقاط *A* و *C* نامعلوماند. بنابراین هر یک از این عکس العملها را با دو مؤلفه یه و تجاهل کرده و یر 2 و ر*C* در نقطهٔ *C* نشان خواهیم داد. سه معادله تعادل را به شکل زیر می نویسیم

and the state of the

 $A_{\chi} \Sigma M_{C} = \circ : \quad A_{\chi} (\circ \gamma \beta m) - (\Upsilon \circ kN)(\circ \lambda m) = \circ$ $A_{\chi} = + \Upsilon \circ kN \qquad (1.1)$





عضوهای AB و BC اثر میکنند، و بار KN-۳۰ دارند [شکل ۴.۱ (الف)]. میتور بیان کردکه پین B توسط رسم مثلث نیروی متناظر در تعادل است [شکل ۴.۱ (ب) از آنجاکه نیروی \mathbf{F}_{BC} در امتداد عضو BC است، شیب آن نیز مشابه با عض BC است، یعنی، برابر ۳/۴. بنابراین می توان نسبت آن را نوشت

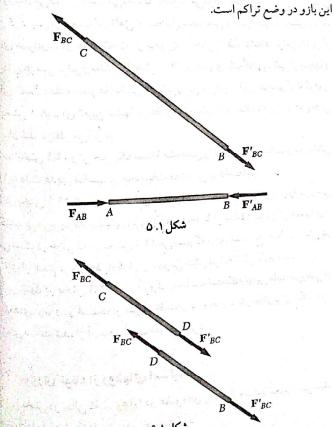
$$\frac{F_{AB}}{F} = \frac{F_{BC}}{\Delta} = \frac{r \cdot kN}{r}$$

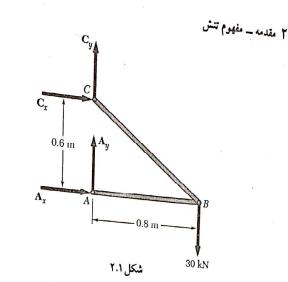
که از آن به دست می آوریم
 $F_{AB} = F \cdot kN$ $F_{DC} = 00 kN$

 $F_{BC} = \Delta \circ kN$

نیروهای F'_{AB} و F'_{BC} که توسط پین B، بهتر تیب، بر بازوی AB و میله BC وارد می شوند برابر و در خلاف جهت F_{AB} و F_{BC} هستند (شکل ۱.۵). با شناخت نیروهای در انتهای هر یک از عضوها، حال می توانیم نیروهای داخلی در این عضوها را تعیین کنیم. با ایجاد مقطعی در هر نقطه دلخواه مانند D

میله BC، دو قسمت BD و CD بهدست می آید (شکل ۶.۱). از آنجاکه نیروهای ۵۰-kN برای حفظ تعادل باید در نقطهٔ D بر دو قسمت میله وارد شـود، نـتیجا میگیریم که وقتی بار ۲۰۰-kN بر نقطهٔ B وارد می شود یک نیروی داخلی kN-۱۰ در میله BC ایجاد میگردد. علاوه بر این از بررسی جهتهای نیروهای F_{BC} و F'BC شکل ۶.۱ نتیجه می شود که میله در حال کشش است. فرایند مشابهی نیز ما را قادر میسازد تا معین کنیم که نیر وی داخلی در بازوی AB برابر ۴۰kN است و





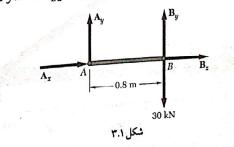
$$\begin{array}{cccc} + & \Sigma F_x = \circ : & A_x + C_x = \circ \\ & & C_x = -A_x & C_x = -\mathfrak{r} \circ \, \mathrm{kN} \\ + \uparrow \Sigma F_y = \circ : & A_y + C_y - \mathfrak{r} \circ \, \mathrm{kN} = \circ \\ & & A_y + C_y = +\mathfrak{r} \circ \, \mathrm{kN} \end{array}$$
(7.1)

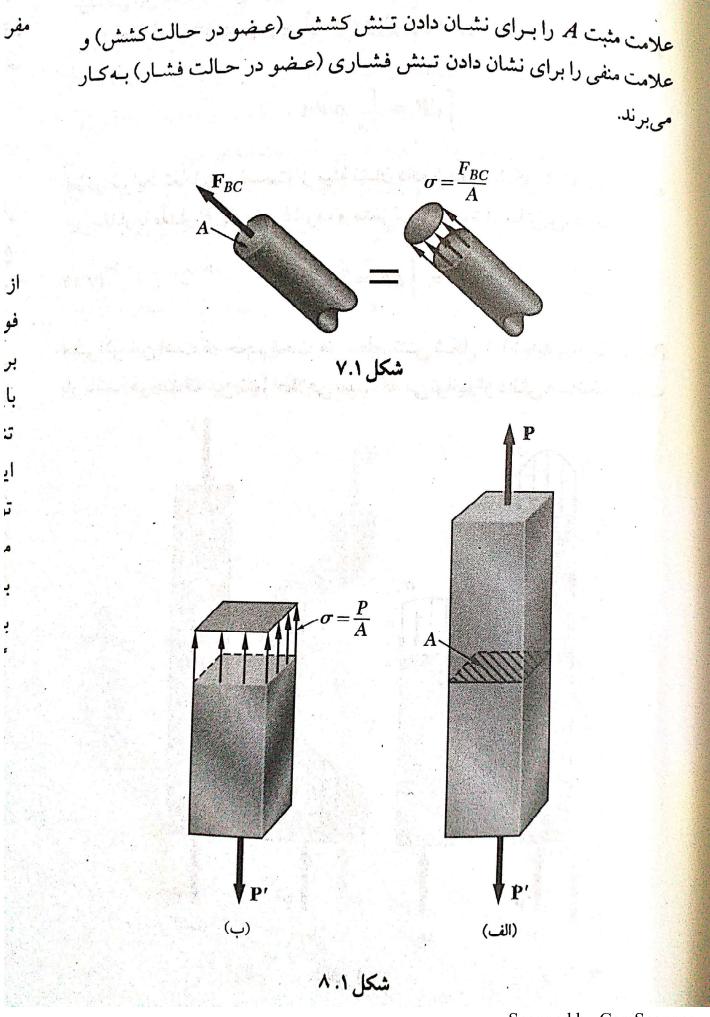
دومجهول از چهار مجهول را بهدست آوردهایم، ولی نمی توانیم از این معادلات دو مجهول دیگر را تعیین کنیم و معادله مستقل اضافی را نیز نمی توانیم از نمودار جسم آزاد این سازه بهدست آوریم. حال باید سازه را جدا کنیم. با در نظرگرفتن نمودار جسم آزاد بازوی AB (شکل ۳.۱) معادلهٔ تعادل زیر را می نویسیم: $= \circ : \quad -A_y(\circ \wedge \mathbf{m}) = \circ$ $A_v = \circ$ (4.1)

با قراردادن مقدار _م/م از رابطهٔ (۴.۱) در رابطهٔ (۳.۱) چنین به دست می آید: A با بیان نتایج عبارت بهدست آمده برای عکس العملهای نقاط A - + - C, با بیان نتایج عبارت به ساله ما و C به شکل برداری خواهیم داشت

 $A = f \circ kN \rightarrow$ $C_r = f \circ kN \leftarrow$ $C_v = \tau \circ kN \uparrow$ بايد توجه كنيم كه عكس العمل در A در امتداد محور بازوى AB قرار دارد و باعث فشار در آن عضو می شود. با مشاهده اینکه مؤلفه های C_x و C_y از عكس العمل در نقطة C، به ترتيب، متناسب با مؤلفه هاى افقى و عمو دى فاصله از Bتا C هستند، نتيجه ميگيريم كه عكس العمل در C برابر با ۵۰ kN است و جهت آن در امتداد محور میله BC است، و باعث ایجاد کشش در آن عضو می شود. این نتایج را می توانستیم با تشخیص دادن اینکه AB و BC عضوهای

دونیروییاند بیش بینی کنیم، یعنی عضوهایی که نیروها تنها بر دو نقطه از آنها اثر میکنند، این نقاط A و B برای عضو AB و B و C برای عضو BC هستند. درحقیقت، برای یک عضو دونیرویی خط اثر برایندهای نیروهای وارد بر هر دو نقطه برابر و در خلاف جهت و از هر دو نقطه میگذرد. با استفاده از این خاصیت می بینیم که با درنظر گرفتن نمودار جسم آزاد پین B یک راه حل ساده بهدست مسی آید. نسیروهای وارد بر پین B، بهترتیب، F_{AB} و F_{BC} هستند و توسط





تنشها در عضوهای یک سازه ۳

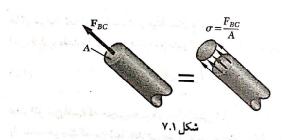
۳.۱ تنشها در عضوهای یک سازه

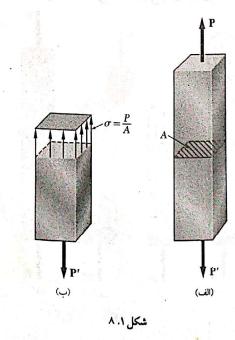
در حالی که نتایج حاصله در بخش گذشته اولین و ضروری ترین مرحله در در حالی که نتایج حاصله در بخش گذشته اولین و ضروری ترین مرحله در تحلیلهای یک سازه مفروض است، اما به ما نمی گوید که بار مفروض را می توان با اطعینان تحمل کرد. آیا میله BC، برای مثال، تحت اثر این بارگذاری شکسته می شود یا نه، زیرا این پرسش نه تنها به مقدار به دست آمده برای نیروی داخلی می شود یا نه، زیرا این پرسش نه تنها به مقدار به دست آمده برای نیروی داخلی FBC بستگی دارد، بلکه به سطح مقطع میله و ماده به کار رفته ای بستگی دارد که میله BA از آن ساخته شده است. در واقع نیروی داخلی <math>FBC برایند نیرو های ابتدایی توزیع شده روی کل سطح مقطع عرضی A را نشان می دهد (شکل ۲۰۷) و میانگین مقطع. آیا میله تحت این بارگذاری مفروض بشکند یا نه، به طور وضوح به قابلیت مقطع. آیا میله تحت این بارگذاری مفروض بشکند یا نه، به طور وضوح به قابلیت ایستادگی ماده متناظر با مقدار AB - BC شدت توزیع نیروهای داخلی بستگی دارد. بنابراین به نیروی GD - BC و مساحت سطح مقطع عرضی A و ماده اولیه دارد. بنابراین به نیروی م

نیرو بر واحد سطح، یا شدت نیروهای توزیع شده روی یک مقطع مفروض نیرو بر واحد سطح، یا شدت نیروهای توزیع شده روی یک مقطع مفروض را تنش روی آن مقطع می نامند و آن را با حرف یو نانی σ (sigma) نشان میدهند. بنابراین تنش در سطح مقطع عرضی Aی یک عضو تحت اثر یک بار محوری P (شکل ۱. ۸) از تقسیم مقدار بار P بر سطح A بهدست می آید:

علامت مثبت A را برای نشان دادن تنش کششی (عضو در حالت کشش) و علامت منفی را برای نشان دادن تنش فشاری (عضو در حالت فشار) به کار میبرند.

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





از آنجا که یکاهای متریک SI در این بحث به کار رفته است، P برحسب نیوتن (N) و A برحسب متر مربع (^۳) بیان می شود، تنش σ نیز برحسب N/n^۳ بیان می شود. این یکارا پ*اسکال* (Pa) می نامند. با وجود این، چون پاسکال بیش از حد کوچک است، در عمل، باید چندین برابر این یکارا به کار برند، یعنی، کیلوپاسکال (GPa)، مگاپاسکال (MPa)، و گیگاپاسکال (GPa). داریم

$$V kPa = V \circ^{r} Pa = V \circ^{r} N/m^{r}$$
$$V MPa = V \circ^{r} Pa = V \circ^{r} N/m^{r}$$
$$V GPa = V \circ^{r} Pa = V \circ^{r} N/m^{r}$$

وقتی یکاهای مرسوم U.S. را به کار ببریم، نیروی P را معمولاً برحسب پوند (lb) یا کیلوپوند (kip) و سطح مقطع عرضی A را برحسب اینچ مربع (in^{*}) نشان میدهیم. بنابراین تنش σ برخسب پوند بر اینچ مربع (psi) یا کیلوپوند بر اینچ مربع (ksi) است¹.

۴.1 تحليل وطراحي

بار دیگر سازهٔ شکل ۱.۱ را درنظر بگیرید. فرض کنید که میله BC از فولادی با حداکثر تنش مجاز ۱۶۵MPa = میاخته شده است ($= \sigma_{all} = 190$ MPa می تواند با اطمینان باری را که بر آن وارد شده است تحمل کند؟ پیش از این BC می تواند با اطمینان باری را که بر آن وارد شده است تحمل کند؟ پیش از این نیروی F_{BC} که بر میله وارد می شد برابر ۵۰kN بود. با یادآوری اینکه قطر میله ۲۰mm است، از معادله (۱.۵) برای تعیین تنش ایجاد شده در میله از بارگذاری مفروض استفاده می کنیم. داریم

$$P = F_{BC} = + \Delta \circ kN = + \Delta \circ \times 1 \circ^{r} N$$

$$A = \pi r^{r} = \pi \left(\frac{\gamma \circ mm}{\gamma}\right)^{r} = \pi (1 \circ \times 1 \circ^{-r} m)^{r} = \gamma 1 \gamma \times 1 \circ^{-1} m^{r}$$

$$\sigma = \frac{P}{A} = \frac{+\Delta \circ \times 1 \circ^{r} N}{\gamma 1 \gamma \times 1 \circ^{-1} m^{r}} = +1\Delta \gamma \times 1 \circ^{1} Pa = +1\Delta \gamma MPa$$

از آنجا که مقدار به دست آمده برای σ کوچکتر از مقدار اق^σ از تنش مجاز در فولاد به کار رفته است، نتیجه می گیریم که میله *BC می تو*اند با اطمینان باری را که بر آن وارد می شود تحمل کند. برای تکمیل کردن تحلیلمان در این سازه مفروض باید تحلیلی برای تعیین تنش فشاری در بازوی *BL* ارائه دهیم، همچنین درباره تنشهای ایجاد شده در پینها و تکیه گاههای آن تحقیق کنیم. در این ارتباط بعداً در این فصل بحث خواهد شد. همچنین باید تعیین کنیم تغییر شکلهای ایجاد شده توسط این بارگذاری مورد قبول است. مطالعه دربارهٔ تغییر شکلها تحت بارهای محوری موضوع فصل ۲ خواهد بود. برای عضوهایی که تحت فشار قرار دارند باید به پایداری آن عضو توجه داشته باشیم، یعنی قابلیت آن برای نگهداری یک بار مفروض، بی آنکه پیکربندی آن از بین برود و تغییری ناگهانی در آن صورت گیرد. این موضوع دو فصل ۱۰ مورد بحث قرار خواهد گرفت.

یود. با در می معلمی می موجود سازه ها و ماشینهایی که تحت شرایط نقش مهندسی فقط به تحلیلهای موجود سازه ها و ماشینهایی که تحت شرایط بارگذاری مفروض قرار میگیرند محدود نمی شود. از همه مهمتر و بزرگتر برای مهندسان طراحی سازه های جدید و ماشینهاست. به عنوان مثال از طراحی به سازه شکل ۱.۱ بر می گردیم و فرض می کنیم که سازه از آلومینیم با تنش مجاز

۱. یکاهای اصلی SI و U.S. معمول به کار رفته در مکانیک به صورت جدول جداگانهای در انتهای کتاب آورده شده است. از سمت راست جدول یادآور می شویم که ۱psi تقریباً برابر ۷kPa است، و ۱ksi تقریباً برابر ۷MPa است.

$$BC$$
 مقدمه – مفهوم تنش
 BC مقدمه – مفهوم تنش
 $\sigma_{all} = 100$ MPa
 $\sigma_{all} = 100$ MPa
 $T = F_{BC} = 00$ kN
 $\sigma_{all} = \frac{P}{A}$ $T = F_{BC} = 00$ kN
 $\sigma_{all} = \frac{P}{A}$ $A = \frac{P}{\sigma_{all}} = \frac{0.0 \times 10^{7} \text{ N}}{100 \times 10^{7} \text{ Pa}} = 0.00 \times 10^{-7} \text{ m}^{4}$
 $r = \sqrt{\frac{A}{\pi}} = \sqrt{\frac{0.00 \times 10^{-1} \text{ m}^{4}}{\pi}} = \sqrt{\frac{0.000 \times 10^{-1} \text{ m}^{4}}{\pi}} = 1000 \times 10^{-7} \text{ m}^{-7}}$

$$d = Yr = YO_{1}Y$$
 mm

۵.۱ بارگذاری محوری؛ تنش عمودی

چنانکه قبلاً نشان داده شد، میله BC از مثال درنظر گرفته در بخش گذشته یک عضو دونیرویی است و، بنابراین، نیروهای F_{BC} و F_{BC} وارد بر دو انتهای B و C (شکل ۵.۱) در امتداد محور میله هستند. میگوییم که میله تحت بارگذاری محوری است. یک مثال واقعی از عضوهای سازه تحت بارگذاری محوری توسط عضوهای واقع در خوپای پل نشان داده شده در شکل ۹.۱ به دست می دهد.

با بازگشت به میله BC از شکل ۵.۱ یادآور می شویم که مقطعی که برای تعیین نیروی داخلی در میله و تنش متناظر ایجاد کردیم بر محور میله عمود بود؛ بنابراین نیروی داخلی عمود بر صفحهٔ مقطع (شکل ۷۰۱) و تنش متناظر را تنش عمودی می نامیم. بس، فرمول (۵.۱) تنش عمودی در یک عضو را تحت بارگذاری محوری به ما می دهد:

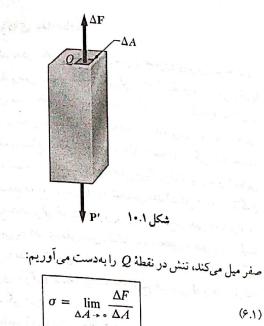
$$\sigma = \frac{P}{A} \qquad (0.1)$$

همچنین یادآور می شویم که در فرمول (۱. ۵)، ۳ به دست آمده از تقسیم مقدار P برایند نیروهای داخلی توزیع شده روی مقطع عرضی توسط سطح A مقطع عرضی نشان دهنده مقدار میانگین تنش روی مقطع است، بـهجای ایـنکه تـنش در نقطهای بخصوص از سطح مقطع باشد.

۲۰۰۰ برای تعریف تنش در نقطه مفروض Q از مـقطع عـرضی، مـیبایست یک سطح کوچک ΔA را درنظر بگیریم (شکل ۱۰۵۱)، با تقسیم مقدار ΔF بـر ΔA مقدار میانگین تنش روی ΔA را بهدست میآوریم. با فرض اینکه ΔA به سمت



شکل ۹.۱ خربای این پل شامل عضوهای دونیرویی است که ممکن است در حالت کششی یا فشاری باشد.



در حالت کلی، مقدار تنش بهدست آمده σ در یک نقطه مفروض Q مقطع مقدار تنش میانگین بهدست آمده از فرمول (۵.۱) تفاوت دارد، و σ حاصله سطح مقطع تغییر میکند. در یک میله باریک که تحت تأثیر بارهای متمرکز و برابر و در جهت مخالف قرار میگیرد [شکل ۱۱.۱ (الف)]، این تغییر در مقط خارج از نقاط اثر بارهای متمرکز [شکل ۱۱.۱ (ج)] کوچک است، اماکاملاً نزدیکی این نقاط [شکل ۱۱.۱ (ب) و (د)]قابل توجهاند.

از معادله (۶.۱) چنین برمی آید که مقدار برایند نیر و های داخلی گستر ده برا

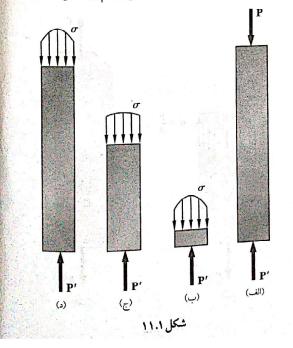
$$\int dF = \int_{\mathcal{A}} \sigma \, dA$$

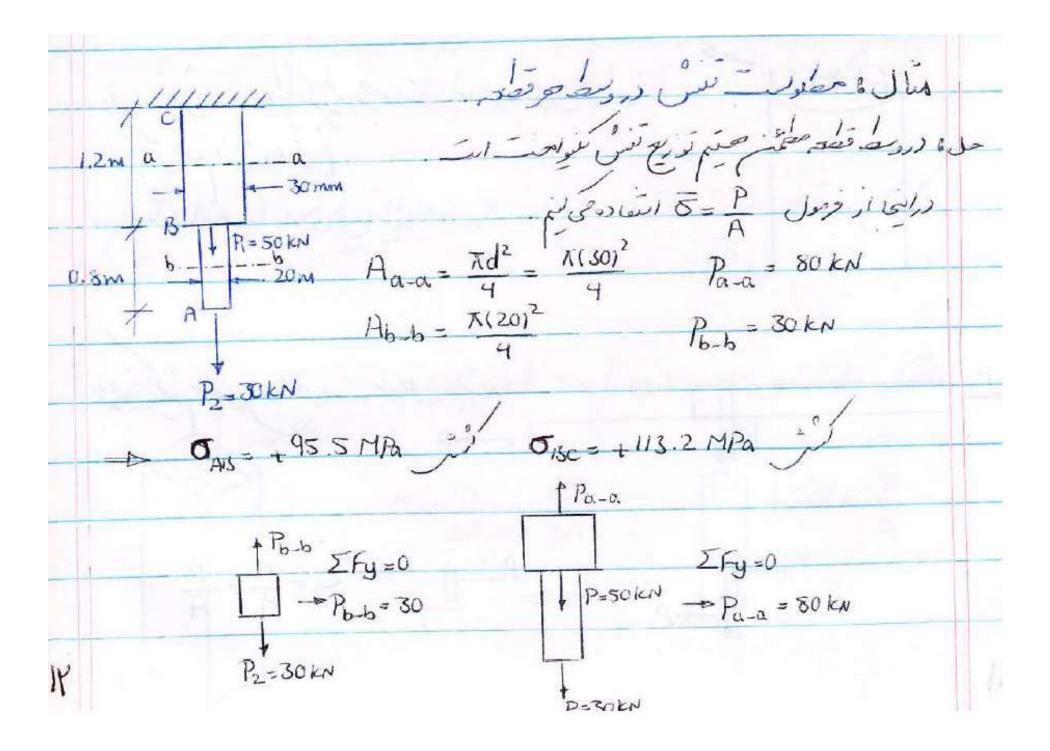
اما در شرایط تعادل هر قسمت از میلهٔ نشان داده شده در شکل ۱۱.۱ نیاز داردگ این مقدار با مقدار P بارهای فشرده و متمرکز برابر باشد. بنابراین، داریم،

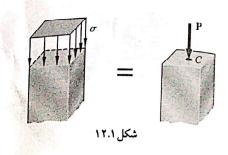
$$P = \int dF = \int_{A} \sigma \, dA \tag{V.1}$$

است یا

معنیاش این است که حجم تحت هر سطح تنش شکل ۱۱.۱ باید برابر با مقدار بار باشد. هرچند که این تنها اطلاعی است که می توانیم از دانش استاتیک بهدس

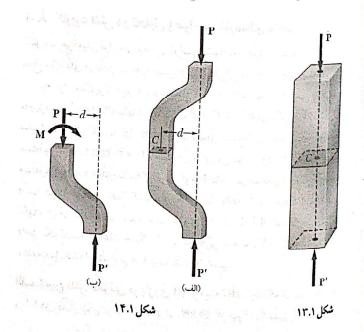






آوریم، یعنی ارزیابی گستردگی تنشهای عمودی در مقاطع مختلف از میله. توزیع اواقعی تنشهای عمودی در هر مقطع مفروض *از نظر استاتیکی نامین* است. برای یادگیری بیشتر درباره این توزیع، لازم است تغییر شکلهای ناشی از روش ویژه کاربرد بارها در انتهای میله را درنظر گرفت. توضیح مفصل ایسن موضوع را در فصل ۲ می خوانیم.

. در عمل فرض میشود که توزیع تنشهای عمودی در یک عضو با بارگذاری محوری یکنواخت است، بجز در نقاط بسیار نزدیک مجاور اثر بارها. بنابرایس مقدار o ناشی از تنش برابر است با $\sigma_{\rm ave}$ و می توان آن را از فرمول (۵.۱) بهدست آورد. بااین وجود، باید درک کنیم، وقتی که فرض می کنیم توزیع تنشها در یک مقطع بکنواخت است، یعنی، وقتی فرض میکنیم که نیروهای داخیلی در مقطع بهطور بكنواخت توزيع شده است، از استاتيك مقدماتي ا درمي يابيم كه برايند P مربوط به نیروهای داخلی باید در نقطه مرکز هندسی C از سطح مقطع اثر کند. (شکل ۱۲.۱). یعنی اینکه یک توزیع یکنواخت تنش تنها وقتی امکانپذیر است که خط اثر نیردهای متمرکز بارهای P و 'P از نقطه مرکزوار مقطع مورد نظر عبور کـند (شکـل ۱۳.۱). این نوع بارگذاری را **بارگ***ذاری مرکزی می***نامند و ف**رض می شود که در تمامی عضوهای دونیرویی به شکل مستقیم مانند خرپاها و سازههای اتصال پینی، همانند شکل ۱.۱، اتفاق میافتد. با وجود این، اگر یک عضو دونیرویی بارگذاری محوری شود، اما به طرز غیر*عادی* همانند شکل ۱۴.۱ (الف) ، از شیرایط تعادل بخشی از عضو نشان داده شده در شکل ۱۴.۱ (ب) درمی یابیم که نیروهای داخلی در مقطع مفروض باید معادل با نیروی P وارد بر مرکزوار مقطع و کو پل M، برابر کشناور M = Pd باشد. توزیع نیروها _و بنابراین توزیع تـنشهای متناظر _ نم*ی توانند یکنواخت* باشند. توزیع تنشها مطابق شکل ۱۱.۱ نشان داده نـمی توانـند متقارن باشند. این نکته را به صورت مشروح در فصل ۴ بحث خواهیم کرد.



۲.۱ تنشهای برشی

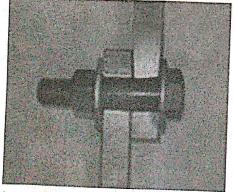
نیروهای داخلی و تنشهای متناظر آنها را در بخشهای ۲.۱ و ۳.۱ که عمود بر مقطع درنظر گرفته شده بود، مورد بحث قرار دادیم. یک نوع بسیار گونا گون از تنش بهدست آمده وقتی است که نیروهای عرضی P و 'P بر عضوی مانند *AB* وارد میشود (شکل ۱۵.۱). با گذر مقطعی در نقطهٔ C میان نقاط اثر دو نیرو (شکل ۱۶.۱ (الف)]، نمودار قسمت *AC* نشان داده شده در شکل ۱۶.۱ (ب) را بهدست می آوریم. نتیجهای که می گیریم اینکه نیروهای داخلی باید در صفحه مقطع و جود داشته باشد و اینکه برایند آنها برابر با P است. این نیروهای داخلی ابتدایی را نیروهای برشی می نامند، و مقدار P برایند آنها برابر برش در آن مقطع است. با تقسیم برش P بر مقطع عرضی *A*، میانگین تنش برشی در مقطع را بهدست می آوریم. توجه کنید که تنش برشی با حرف یونانی T (tau) نشان داده می شود و می نویسیم

$$\tau_{\rm ave} = \frac{P}{A} \tag{A.1}$$

تأکید م است. برخلا مقطع را *نمی توان* یکنواخت فرض کرد. همان گونه که در فصل ۶ خواهید دید، مقطع را *نمی توان* یکنواخت فرض کرد. همان گونه که در فصل ۶ خواهید دید، مقدار واقعی تنش برشی ۲ از صفر در سطح عضو، تا به مقدار ماکزیمم ۲_{max} که ممکن است خیلی بیشتر از مقدار میانگین ۲_{ave} باشد تغییر میکند.

معمولاً تنشهای برشی در پیچها، پینها و میخ پرچها، که برای اتصال عضوهای مختلف سازهها و اجزای ماشین به کار می روند، یافت می شوند (شکل ۱۷.۱).

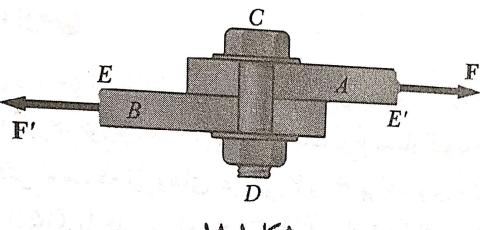
شکل ۱۵.۱ ۲۰ شکل ۱۶.۱



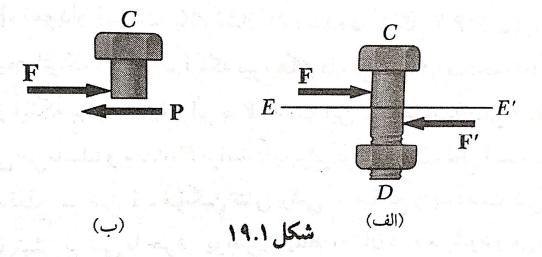
شکل ۱۷.۱ نمای قسمت قطع شده در اتصال پیچ و مهره در برش.

۱. نگاه کنید به مکانیک برای مهندسان، تألیف: بی. بی بر و ای. راسل جانستون، ویراست چهارم، مک گروهیل، نیویورک، ۱۹۸۷، یا م*کانیک برداری برای مهندسان، و*یراست ششم، مک گروهیل، نیویورک، ۱۹۹۶، قسمتهای ۲.۵ و ۳.۵.

ل مقدمه _ مفهوم تنش

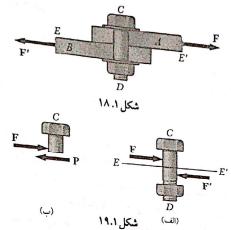


شکل ۱۸.۱



در ورق A و B که با میخ پرچ CD به هم متصل شدهاند را در نظر بگیرید (شکل (شکل (م.۱۸)). اگر ورقها تحت تأثیر نیروهای کششی به مقدار F قرار گیرند، در مقطع میخ برچ متناظر با صفحه 'EE تنشهایی به وجود می آید. با رسم نمو دارهای میخ برچ و قسمتی از آن که بالای صفحهٔ 'EE قرار دارد (شکل ۱۹۰۱) نتیجه می گیریم که برش P در آن قسمت برابر است با F، تنش برشی میانگین در آن مقطع با تو جه به فرمول (۸.۱)، از تقسیم برش F = F، بر سطح مقطع A چنین به دست می آید: می آید. (۱۹.۱) (۸.۱) (۹.۱)

۲ مقدمه ــ مفهوم تنش

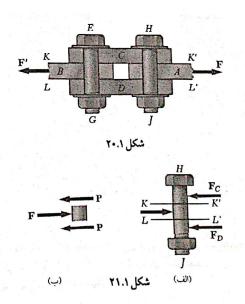


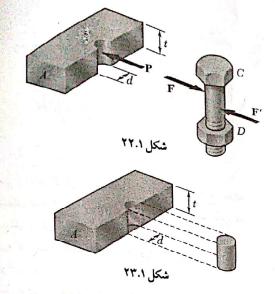
دو ورق A و B که با میخ پرچ CD به هم متصل شده اند را در نظر بگیرید (شکل ۱۸.۱). اگر ورقها تحت تأثیر نیروهای کششی به مقدار F قرار گیرند، در مقطع میخ پرچ متناظر با صفحه 'EE تنشهایی به وجود می آید. با رسم نمو دارهای میخ پرچ و قسمتی از آن که بالای صفحهٔ 'EE قرار دارد (شکل ۱۹.۱) نتیجه می گیریم که برش P در آن قسمت برابر است با F، تنش برشی میانگین در آن مقطع با توجه به فرمول (۸.۱)، از تقسیم برش F = P، بر سطح مقطع A چنین به دست می آید:

$$r_{\text{ave}} = \frac{P}{A} = \frac{F}{A}$$
 (4.1)

میخ پرچی که در اینجا درنظر گرفتیم به اصطلاح تحت برش ساده است. اما ممکن است وضعیتهای بارگذاری دیگری داشته باشیم. برای مثال اگر از ورقهای اتصال C و D برای متصل کردن ورقهای A و B استفاده شود (شکل ۲۰۰۱)، برش در میخ پرچ HT در هر صفحهٔ 'KK و LL (و همین طور در میخ پرچ EG) ایجاد خواهد شد. در این حالت میگویند میخ پرچها تحت برش مضاعف اند. برای تعیین تنش برشی میانگین در هر صفحه، نمودارهای آزاد میخ پرچ HJ و قسمتی از میخ پرچ واقعی در بین دو ورق را رسم میکنیم (شکل ۲۰۱۱). مشاهده می شود که برش P در هر یک از مقطعها برابر F/۲ است، درنتیجه تنش برشی میانگین برابر است با

 $\tau_{\text{ave}} = \frac{P}{A} = \frac{F/\Upsilon}{A} = \frac{F}{\Upsilon A}$ (10.1)





۲.۱ تنش تکیه گاهی در اتصالها ۲.۱

بیچها، پینها، و میخ پرچها، در عضوهایی که به هم اتصال می دهند، تنشهایی در امتداد سطح تکیه گاه یا سطح تماس آنها ایجاد می کنند. برای مثال، مجدداً ورق *Aر B* را که با میخ پرچ *CD* به هم متصل شدهاند، و در بخش قبل بررسی کردیم (شکل ۱۸۸۱) درنظر بگیرید. میخ پرچ، نیروی **P** را بر ورق *A* وارد می کند ک برابر و مخالف نیروی **F** است که از طرف ورق بر میخ پرچ اثر می کند (شکل (۲۲۱). نیروی **F** نشان دهنده برایند نیروی اولیهٔ توزیع شده بر روی سطح داخلی نیم استوانه ای به قطر *b*، و به طول *t*، برابر ضخامت ورق است. از آنجا که توزیع نامی تنش *b* به کار برده می شود، که تنش تکیه گاهی نامیده می شود و از تقسیم بار بر مساحت مستطبلی که نمایانگر تصویر میخ پرچ بر روی مقطع ورق است، به دست می آید (شکل ۲۳.۱). چون این مساحت برابر است با *th*، که در آن، ا ضخامت ورق *b* قطر میخ پرچ است، داریم

$$\sigma_b = \frac{P}{A} = \frac{P}{td} \tag{11.1}$$

۱. ۸ کاربرد تنش در تحلیل و طراحی سازههای ساده .

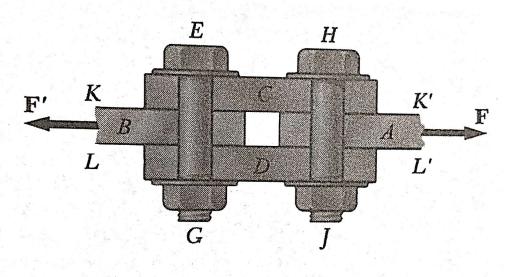
اکنون در موقعیتی قرار داریم که می توانیم تنشهای موجود در عضوها و اتصالهای انواع سازههای دوبعدی ساده را تعیین کنیم و بنابراین، طراحی چنین سازههایی را

بهعنوان مثال برگردیم به سازه شکل ۱.۱ که قبلاً در بخش ۲.۱ مورد نظر بود، بهویژه تکیه گاهها و اتصالها در نقاط *A*، *B*، و *C*. چنانکه در شکل ۲۴.۱ نشان داده شده است، میله *BC* به قطر ۲۰mm که انتهای مسطح آن به صورت سطح مقطع مستطیل به ابعاد ۲۰ × ۲۰ است، در صورتی که بازوی *AB* سطح مقطع مستطیل به ابعاد ۳۰ × ۵۰ است، در صورتی که بازوی *B* جایگیر شده مستطیلی به ابعاد ۳۰ × ۵۰ دارد و تو سط کابلی در انتهای *B* جایگیر شده است. هر دو عضو در نقطه *B* تو سط یک پین بار ۲۸-۲۸ را تو سط قلاب *U* شکل نگهداری میکنند، متصل شده است. بازوی *AB* در نقطهٔ *A* تو سط یک پین در داخل یک قلاب مضاعف جایگیر است، در حالی که میله *BC* در نقطهٔ *C* به قلاب ساده متصل شده است. قطر همهٔ پینها ۲۵ mm است.

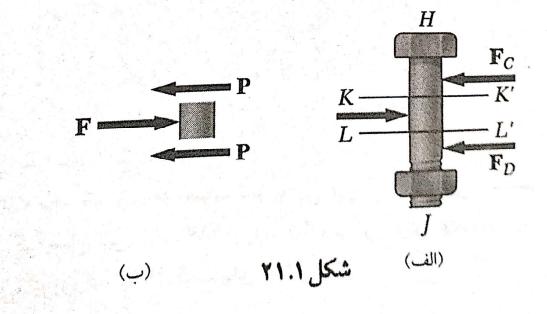
الف. تعیین تنش عمودی در بازوی AB و میله BC . چنانکه در بخشهای ۲۰۱ و ۴.۱ دریافتیم، نیرو در میله BC برابر ۲۵ هه F_{BC} (کششی) و مساحت

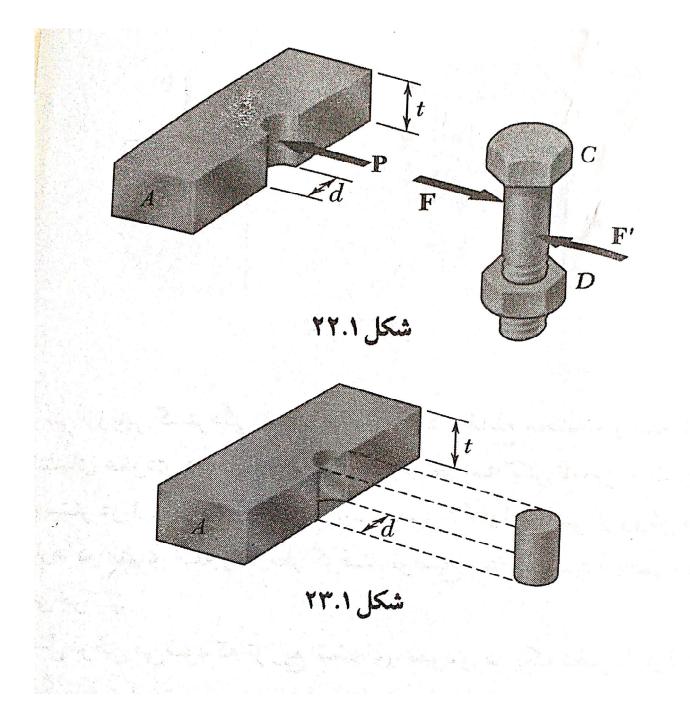
جاد خواهد شد. در این حالب سی می می می می ازاد میخ پرچ HJ و قسمتی یین تنش برشی میانگین در هر صفحه، نمو دارهای آزاد میخ پرچ HJ). مشاهده می شو د میخ پرچ واقعی در بین دو ورق را رسم می کنیم (شکل ۲۱.۱). مشاهده می شو د میخ پرچ واقعی در بین دو مقطعها برابر F/۲ است، درنتیجه تنش برشی میانگین ابر است با

$$\tau_{\text{ave}} = \frac{P}{A} = \frac{F/\Upsilon}{A} = \frac{F}{\Upsilon A} \qquad (10.1)$$

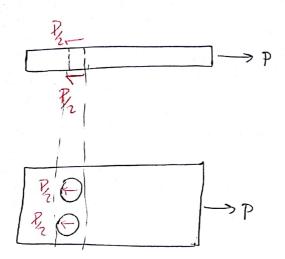


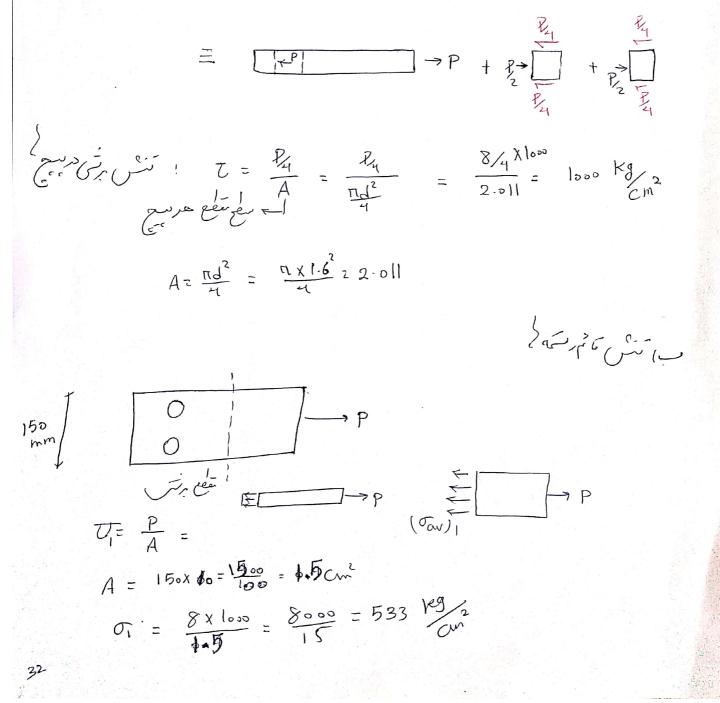
شکل ۲۰.۱

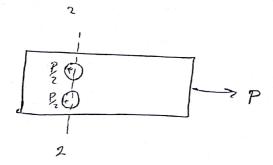


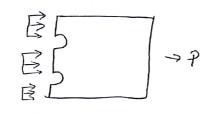


 $\sigma = \frac{P}{Anet}$ - 1 . . 4σ= P JA تس دسای دنده م 8 tt 12









$$V^{el} \stackrel{f}{=} e^{-1} A = (15 - 1.6 \times 2) \times 1 = 11.8$$

 $P = 8 \text{ ter}$
 $\Rightarrow \quad \sigma_{2-2} = \frac{8 \times 10.00}{11.8} = 678 \text{ kg}$
 $\sigma_{2-2}^{2} = \frac{10.8}{11.8} = 678 \text{ kg}$

$$3$$

 1
 1
 1
 2
 3

$$\begin{array}{cccc} A = 1S & \longrightarrow & \sigma_{3-3} = 0 \\ p = 0 & & \end{array}$$

2 : با کسر ج) نمبر

kg and

$$t = \frac{P_{x}}{t d} = \frac{8000/2}{1 \times 1.6} = 2500$$

$$\frac{2}{2} \frac{1}{2} \frac{1}$$

صفحه دیمری می کوچک در Q در مرکز پیچ و مهره را در نظر می گیریم [ن شکل ۲۹.۱ و مکعب کوچک در Q سحل در می یا بیم که تنشهای بر شی بر ابری باید بر دو وجه افقی مکع ۲۹.۱ (الف)]، در می یا بیم که تنشهای بر شی بر دو وجهی که عمود بر نیروهای **P** و 'P هستند [شکل ۳۹.۱ (ب)] وارد شور ر ر. ۵۰ می از بحث مؤلفه های تنش مجدداً حالت عضوی را که تر قبل از نتیجه گیری از بحث مؤلفه های تنش ... بارگذاری محوری قرار دارد، درنظر می گیریم، اگر مکعب کو چکی را درنو بگیریم که وجوه آن به ترتیب موازی با وجوه آن عضو باشند، با یادآوری نتار بهدست آمده از بخش ۱۱.۱ متوجه می شویم که شرایط تنش در این عضو مي توان مطابق شکل ٤٥.١ (الف)، تـوضيح داد. تـنها تـنشهاي مـوجود، تـنشها عمودی _x هستند که بر وجوهی از مکعب که بر محور x عمو داند و ار د می شوند اما اگر مکعب کوچک بهاندازه ۴۵° حول محور z بچرخد، بـ مطوری ک سمتگیری جدیدش منطبق بر سمتگیری مقاطع مورد نظر در شکلهای ۲۱.۱ (ج) و (د) باشد، نتیجه می گیریم که تنشهای عمودی و برشی به مقدار برابری بر چهار وجه مکعب وارد می شود [شکل ۴۰.۱ (ب)]. به این تر تیب مشاهده می شود که همان شرایط بارگذاری می تواند بر داشتهای متفاوتی از تنش در نقطهای معین به دست دهد، که بستگی به سمت گیری عضو مورد نظر دارد. در فصل ۷ در این ناره بیشتر شرح میدهیم.

۱۳.۱ نظریات طراحی در بخشهای پیش چگونگی تعیین تنشها در میلهها، پیچها و پینها را تحت شرایط ساده بارگذاری آموختیم. در فصلهای بعد روش تعیین تنشها را در موقعیتهای پیچیده تر می آموزیم. با این وجود، در کاربر دهای مهندسی، تعیین تنشها معمولاً بهخودی خود پایان کار نیست، بلکه دانستن تنشها به مهندسان کمک می کند نا کارهای اساسی زیر را انجام دهند. یعنی، طراحی سازهها و ماشینها که از نظر ایمنی و اقتصادی پارامتر ویژه ای به شمار می آید. ا**لف. تعیین استحکام نهایی یک ماده.** یکی از اجزای مهمی که توسط یک طراح باید درنظر گرفته شود، این است که مادهای را که انتخاب می کند، رفتارش تحت بار وارده چگونه خواهد بود. برای یک ماده مفروض، این مسئله با آزمایش

Scanned by CamScanner

٦

1+

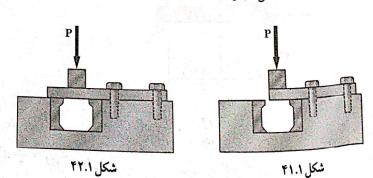
ویژه بر روی نمونه های تهیه شده ماده انجام می گیرد. برای مثال، چنانکه در ویژه بر روی نمونه های تهیه شده ماده انجام می گیرد. برای مثال، چنانکه در تسبت ۲.۳ شرح داده می شود، آزمایش نمونه ای او فولاد را می توان تهیه کرد و در آزمایشگاه، آزمون تحت تأثیر نیروی محوری کششی معلوم را مورد آزمایش فزار داد. آنجنان که مقدار نیر و زیاد می شود، تغییرات مختلف در نمونه، از جمله، تغییرات آن در طول و قطرش اندازه گیری می شود. سرانجام به بیشترین نیرویی که می توان بر نمونه وارد کرد می رسیم، و نمونه می شکند یا شروع به حمل بار کمتری می کند. این بیشترین نیرو را بار نهایی آن نمونه آزمون می نامند و با *P* نمایش می دهند. از آنجا که بار وارد شده مرکزی است، از تقسیم بار نمایی بر مساحت سطح مقطع اولیه می توان به تنش عمودی نهایی آن ماده دست یافت. این تنش که به عنوان استحکام نهایی در کشش ماده شناخته می شود، عبارت است از

$$=\frac{P_U}{A}$$
 (17.1)

چندین آزمون متداول قابل قبول برای تعیین تنش برشی تهایی، یا استعکام نهایی، در برش یک ماده وجود دارد. یکی از رایجترین روشهای به کار رفته شامل پیچاندن لوله دایر های است (بخش ۵.۳). روش مستقیمتر، ولی با دقت کمتر، این است که میله با مقطع جهارگوش یا دایر های را در یک ابزار برش به گیره ببندیم (شکل ۲۱.۱) و با وارد کردن افزاینده P را تا رسیدن به بار نهایی y برای برش ساده، اگر انتهای آزاد نمونه به دو قالب سخت تکیه داشته باشد (شکل ۴۰.۱)، بار نهایی برای برش مضاعف به دست آمده است. در هر مورد تنش برشی نهایی *T* از تقسیم بار نهایی بر مساحت کل که برش بر آن ایجاد شده به دست می آید. یادآوری می کنیم که در مورد برش ساده، این مساحت همان مساحت سطح مقطع سطح مقطع است.

ب. بار مجاز و تنش مجاز؛ ضریب اطمینان. بیشترین باری که یک عضو سازه یا جزء ماشین که می شود تحت شرایط عمودی از کاربرد مجاز حمل کند به طور قابل ملاحظهای کوچکتر از بار نهایی است. ایس کوچکترین بار به بار مجاز معروف است و، بعضی اوقات نیز بارکاری یا بار طراحی نامیده می شود. بنابراین، وقتی که بار مجاز بر عضوی وارد می شود، تنها کسری از ظرفیت حمل بار نهایی عضو مورد استفاده قرار می گیرد. قسمت باقیمانده ظرفیت تحمل بار عضو برای اطمینان از کارکرد مطمنن عضو نگه داشته می شود. نسبت بار نهایی به بار مجاز را

تعریف دیگری از ضریب اطمینان براساس استفاده از کاربر د تنشها وجود دارد:



نظريات طراحي 14

دو رابطهای که برای ضریب اطمینان در معادلههای (۲۴.۱) و (۲۵.۱) می بینید بسرای وقتی است که رابطهای خطی بین بار و تنش وجود دارد. در بیشتر کاربردهای مهندسی، به هر حال، وقتی بار به مقدار نهایی نزدیک میشود، رابطهٔ خطی متوقف می کردد و ضریب اطمینان به دست آمده از معادله (۲۵.۱) تخمین واقعی اطمینان در طراحی داده شده را فراهم نمی کند. با ایس وجود، روش تنش معاز طراحی براساس کاربرد معادله (۲۵.۱) به طور و سیعی کاربرد دارد.

ج. انتخاب یک راه حل برای ضریب اطمینان. انتخاب ضریب اطمینان مورد استفاده در کاربردهای مختلف یکی از مهمترین وظایف مهندس است. از یکسو، اگر ضریب اطمینان انتخاب شده خیلی کوچک باشد امکان شکست زیاد است؛ از سوی دیگر، اگر ضریب اطمینان عمداً بزرگ انتخاب شود، نتیجه طراحی غیر اقتصادی است و عملی نخواهد بود. انتخاب ضریب اطمینان مناسب برای هر کاربرد معین، مستلزم بررسی و قضاوت مهندسی براساس موارد متعددی از جمله موارد زیر است:

۱. تغییراتی که ممکن است در خواص عضو قابل توجهی به وجود آید. ترکیب شیمیایی، استحکام و ابعاد عضو همگی در معرض تغییرات کو چکی در حین تولید هستند. علاوه بر این ممکن است در هنگام گرمایش یا بر اثر تغییر شکل احتمالی ماده در هنگام انبار کردن، حمل و نقل، یا ساخت ماده رخ دهد و خواص ماده تغییر کند.

۲. تعداد بارگذاریهایی که در عمر سازه یا ماشین انتظار می رود. برای بیشتر مواد، وقتی که تعداد بارگذاریها زیاد می شود، تنش نهایی کم می شود. ایس پدیده را خستگی می نامند و چنانچه نادیده گرفته شود ممکن است به شکست ناگهانی منجر شود (بخش ۷.۲ را ببینید).

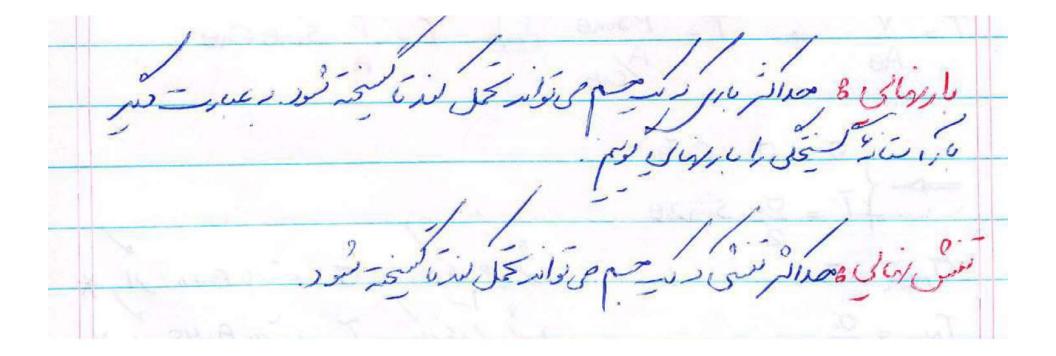
۳. نوع بارگذاریهایی که در طراحی درنظر گرفته شده است، یا در آینده ممکن است اتفاق بیفتد. تعداد کمی از بارگذاریها با دقت کامل مشخص می شوند – اغلب بارگذاریها در طراحی تخمینهای مهندسیاند. به علاوه دگرگونی با تغییرهای بعدی کاربرد ممکن است موجب تغییراتی در بارگذاری واقعی شود. اگر بارگذاری از نوع دینامیکی، چرخهای، یا ضربه ای باشند، استفاده از ضریب اطمینان بالاتر ضروری است.

۲. نوع شکستگی که ممکن است اتفاق افتلد. مواد شکننده به طور ناگهانی می شکنند و معمولاً نشانهای از نزدیک بودن زمان فرور یختگی وجود ندارد. از سوی دیگر، مواد شکلیند را مند فولاد ساختمانی، پس از شکست در معرض تغییر شکلی اساسی به نام تسلیم قرار می گیرند و به این ترتیب هشدار می دهند کا بار اضافی وجود دارد. با وجود این، اغلب کمانش یا پایداری شکستها ناگهانی از اضافی موجود دارد. با شد یا نباشد. وقتی احتمال شکست ناگهانی موجود باشد، با ضربی موجود این، اعلیم می شکنند و به این ترتیب هشدار می دهند کا بار اضافی وجود دارد. با وجود این، اغلب کمانش یا پایداری شکستها ناگهانی از خواه ماده شکننده باشد یا نباشد. وقتی احتمال شکست ناگهانی موجود باشد، با ضرب اطمینان بالاتری، که قادر به اعلام هشدار باشد، داشته باشیم.

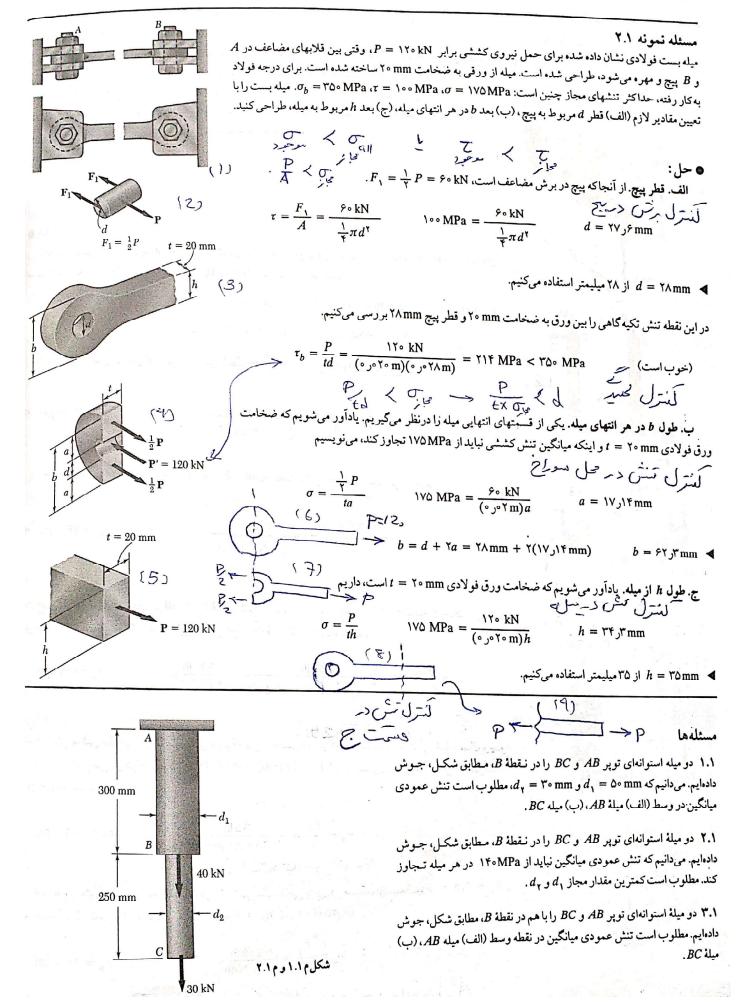
 ۵. عدم قطعیت ناشی از روشهای تحلیل . ه.مه روشهای طراحی براسا فرضهای ساده کننده بنا شدهاند، طوری که نتیجه محاسبات تنشها، تقریب تنشهای واقعی است.

۶. فرسودگی که به مرور زمان ممکن است بر اثر نگهداری نادرست یا علل ط غیرقابل اجتناب بهوجود آید. در جاهایی که کنترل زنگزدگی و پیداکردن مشکل است، ضریب اطمینان بزرگتری لازم است.

۱. در بعضی از رشته های مهندسی، مخصوصاً مهندسی هوانوردی، حریم *اط* به جای ضریب اطمینان به کار برده می شود. حریم اطمینان به صورت «ضریب ا منهای یک» تعریف می شود؛ یعنی ۵۰ را – F.S. – حریم اطمینان.



varia here is y a Manufacturing (Step) is ! Misele sele shar fishe when my self were Salos Isicher Salos Job stresses juis site oce & Transportation Muss Lei Jos Hicfisi we no e Instatation share any start of the still and ing a A Niver Start Start Start A 10 1 10 10 10 10 10 10 & Environment, Material مال في في معم عليم ولنا إلكال مع معين في الم = مندس اطمينان باردن یی بارویز Asing any in a start of the start is the server in the 1



$$\sum_{k=1}^{n} \sum_{k=1}^{n} \sum_{k$$

- CONTRACTOR

Scanned by CamScanner

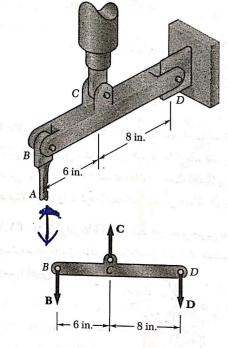
antalla

- > mm

مسئلة نمونة ۴.۱

تیر صلب BCD توسط پیچهایی در B به میلهٔ کنترل و در C به سیلندر هیدرولیکی و در D به تکیه گاه ثابت متصل و من من المعنون ال معنون المعنون الم از نوع فولادی که تنش برشی نهایی آن تا تا تا تا تا تا تا ساخته شده است. میله کنتر ل *AB*، به قطر a از توع و از فولادی که تنش کششی نهایی آن علی می مربع = ع $\sigma_{U} = 8$ است ساخته شده است. اگر ضریب اطمینان مینیمم کل دستگاه ور ۲ باشد، برای بیشترین نیروی رو به بالایی راکه سیلندر هیدرولیکی می تواند در C وارد کند به دست آورید.

.4.	D تعيين مي دني	د بر C را برحسب نیروهای وارد بر B و	ودار جسم آزاد: تیر BCD . نخست نیروی وار	
Ŧ	$\Sigma M_D = \circ$:	$B(1$ fin) $- C(\wedge in) = \circ$	$C = 1 V 0 \circ B$	
		$-D(1\%in) + C(\%in) = \circ$		
	D	$=(\cdots, \cdots, \cdots, \cdots, \cdots) = \mathbf{v}$	$C = \gamma$	(7)



میله کنترل. بهازای ضریب اطمینان °ر ۳ داریم

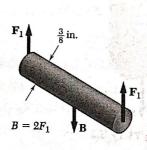
$$\sigma_{\text{all}} = \frac{\sigma_U}{F.S.} = \frac{\rho \circ \text{ksi}}{r_{\mathcal{I}} \circ} = r \circ \text{ksi}$$

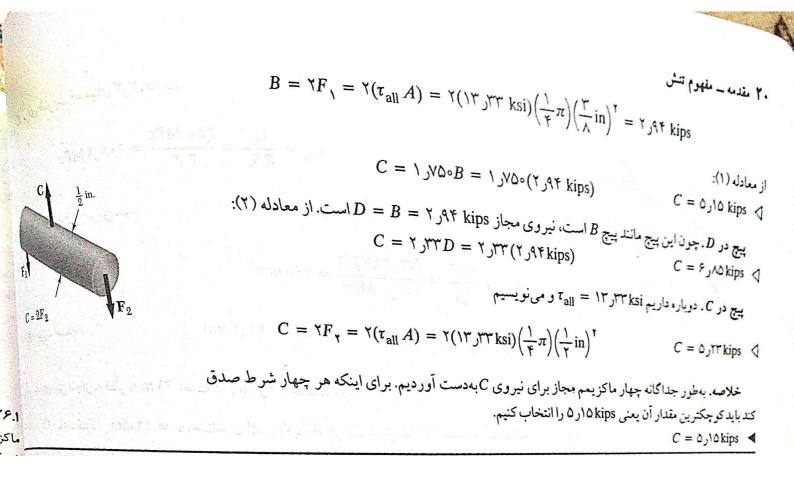
نیروی مجاز در میله کنترل برابر است با

$$B = \sigma_{all}(A) = (\forall \circ ksi) \frac{1}{\varphi} \pi \left(\frac{\vee}{1\varphi} in\right)^{\forall} = \forall_{y} \circ 1 \text{ kips}$$

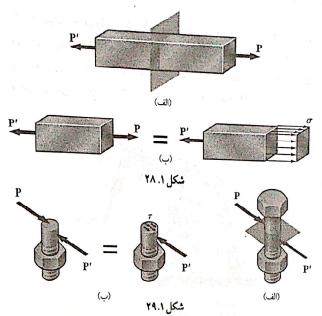
با استفاده از معادله (۱) بیشترین مقدار مجاز در C را بهدست می آوریم: C = 1 VO° B = 0 VO° (°) kips) $C = \Delta_{\mathsf{TV}kips} \triangleleft$

بيج در $\tau_{all} = \tau_U/F.S. = (4 \circ ksi)/\tau = 1$. چون پيج در برش $\tau_{all} = \tau_U/F.S.$ نیروی B وارد بر پیچ برابر است با





۱۴ مقدمه - مفهوم تنش



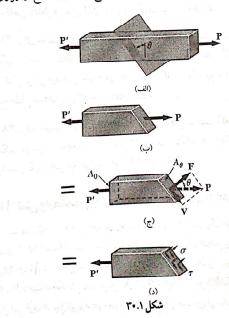
عرضی و تنشهای برشی از سوی دیگر، این بودکه تنشها فقط بر روی صفحه های عمود بر محور آن عضو یا اتصال تعیین می شدند. چنانکه در این بخش خواهید دید، نیروهای محوری روی صفحه هایی که بر محور عضو عمود نیستند، هم تنشهای عمودی و هم تنشهای برشی ایجاد میکنند. به طریق مشابه، نیروهای عرضی وارد بر یک پین یا پیچ بر روی صفحه هایی که بر محور بین یا پیچ عمود نیستند، هم تنشهای برشی و هم تنشهای عمودی ایجاد میکنند.

عضو دونیرویی شکل ۸. ۲۸ راکه در معرض نیروهای P و 'P قرار دارد، درنظر بگیرید. اگر مقطعی از این عضو بزنیم که با صفحه عمودی زاویهٔ 6بسازد [شکل ۸. ۳۰ (الف)] و سپس نمودار جسم آزاد قسمتی از عضو راکه در سمت چپ آن مقطع قرار میگیرد رسم کنیم [شکل ۳۰.۱ (ب)]، از شرایط تعادل جسم آزاد نتیجه میگیریم که نیروهای توزیع شده وارد بر مقطع باید معادل نیروی P باشد.

با تجزیه ۹به مؤلفههای F و V، بهتر تیب عمود و مماس بر مقطع [شکل ۳۰.۱ (ج)]، داریم

 $F = P \cos \theta \qquad \qquad V = P \sin \theta \qquad (17.1)$

نیروی F نشان دهنده برایند نیروهای عمودی توزیع شده روی مقطع، و نیروی V



برایند نیروهای برشی [شکل ۲۰۰۱(د)] است. مقادیر میانگین ت^{شهای م} برشی متناظر با این نیروها به تر تیب از تقسیم F و V بر مساحت وار می آید: $\sigma = \frac{F}{A_{\theta}} \qquad \tau = \frac{V}{A_{\theta}}$ (۱۳.۱)

با قراردادن F و V از معادله (۱۲.۱) در معادله (۱۳.۱)، و از شکل ۲۰۱۱ نشاندهنده A و A از معادله (۱۲.۱) در معادله (۱۳.۱)، و از شکل ۲۰۱۱ نشاندهنده A مراح ایست، به دست می آوریم

$$\sigma = \frac{P \cos \theta}{A_{\star}/\cos \theta} \qquad \tau = \frac{P \sin \theta}{A_{\star}/\cos \theta}$$

$$\sigma = \frac{P}{A_{\star}} \cos^{\tau} \theta \qquad \tau = \frac{P}{A_{\star}} \sin \theta \cos \theta \qquad (14.1)$$

می بینیم که در نخستین معادله از معادلههای (۱۴.۱) تنش عمودی *وزر* ماکزیمم است که ۵ = *θ*، یعنی زمانی که صفحه مقطع عمود بر محور عضرار و وقتی که *θ* به سمت °۹۰ میل میکند، این تنش به سمت صفر میل میکند. م_{وز} تحقیق کرد که مقدار *۳* وقتی ۵ = *θ*، برابر است با

$$\sigma_m = \frac{P}{A_{\star}} \tag{10.1}$$

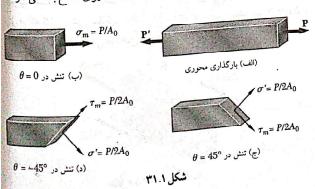
همان طور که قبلاً در بخش ۳.۱ بهدست آور دیم، معادله دوم از معادلههای (۴.۱ نشان میدهد که بهازای ۰ = 6 و °۹۰ = 6 تنش برشی ۲ صفر است و بهاز ۴۵° = 6 به مقدار ماکزیمم میرسد.

$$\pi_m = \frac{P}{A_{\star}} \sin t \Delta^\circ \cos t \Delta^\circ = \frac{P}{tA_{\star}}$$
(19.1)

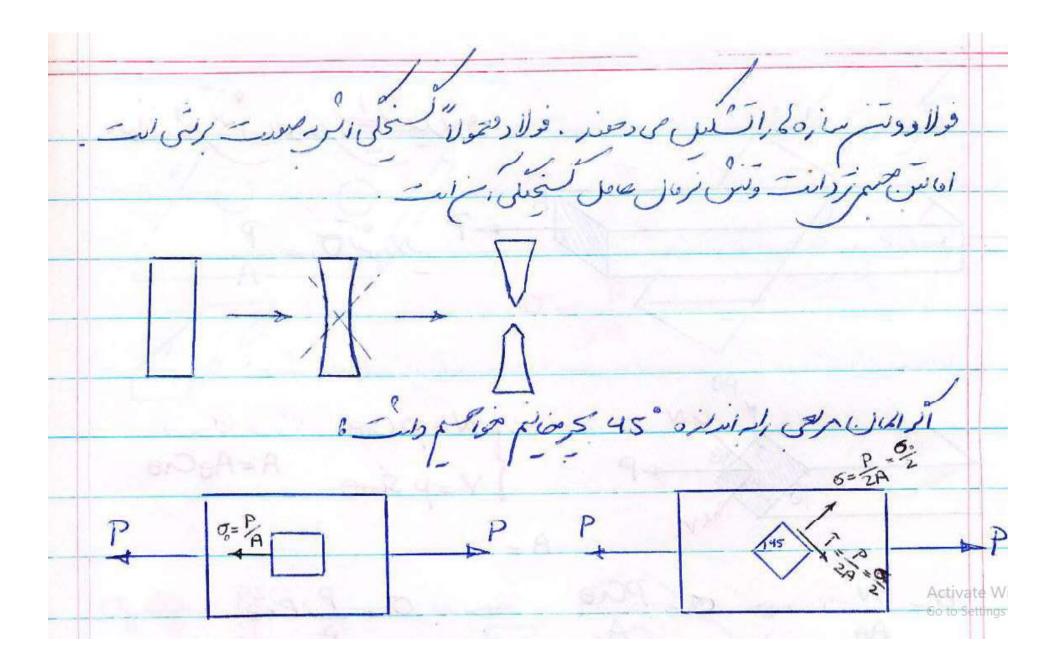
معادلهٔ اول از معادله های (۱۴.۱) نشان می دهد که، به ازای ۴۵° = θ تنش عمود σ' نیز برابر است با P/TA:

$$\sigma' = \frac{P}{A_{\star}} \cos^{\gamma} \tau \delta^{\circ} = \frac{P}{\tau A_{\star}}$$
(1V.1)

نتایج بهدست آمده از معادلههای (۱۵.۱)، (۱۶.۱) و (۱۷.۱) بهطور ترسیمی در شکل ۳۱.۱ نشان داده شده است. می بینیم که همان بارگذاری معین می تواند تنش عمودی .σ_m = P/A را بدون تنش برشی ایجاد کند [شکل ۳۱.۱(ب)]، با یک تنش برشی و یک تنش عمودی با مقدار .σ_m = P/۲A (ج) و (د)] ایجاد کند؛ وقوع یکی از این دو حالت به سمت گیری مقطع بستگی دارد.



relision surprises $-\frac{P}{A} = \overline{O} i \overline{U} v v \overline{A}$ N=pCro A=AoCro V=p sino A - $\sigma = \frac{PCLO}{A_{CLO}}$ $\sigma = \frac{P}{A} C_{10}^{2}$ $\sigma = \frac{N}{A\theta}$ T = PSino A/CIO $T = \frac{V}{A\theta}$ $T = \frac{P}{A}$ Sino C10 $= \sum_{i=1}^{n} \begin{cases} \sigma = \sigma_{o} \cdot C_{i}^{2} \\ \overline{T} = \sigma_{o} \cdot S_{in}^{2} \\ \overline{T} = \sigma_{o} \cdot S$ Than = To TMax = To 10



13, A (200 B) B Jus 15 اداند. ارمانم دس ی بر > $\overline{T} = \frac{\sigma_0}{2} \sin 2\theta = 500 \times 10^{-3} (p M pa)$ $\theta = 90 - 20 = 70$ $\frac{500 \times 10^{-3} \times 2 \times (70 \times 110)}{500 \times 10^{-3} \times 2 \times (70 \times 110)} = 11979 N = 12 \text{ kN}$ A O. = P مثل ، ارجم ب ودد موار فرلاد ISKN Tis بالم وقولاد والاى مس برس بهال 30 15-350 MPa 0.54 الن والدى المحمر ca 12/3 0.7m مورو درای allouable 3.5 = 100 MPa K

EMC=0 == Tis (0.4 Sin 30 + 0.5 (130) - 15 (1.1x (140) -15(0.5 Sin 40) =0 => TU=27.58 KN - 15 Sen 40 + 27.58 C130 + Cx=0 2Fx =0 - Ca= -14.24 ∑Fy=0 => -15 C140 + TN Sin 30 + Cy=0 - Cy = - 2.3 KW CA C=14.42KN C=19.92 C=7.21 C=7.21 $\frac{G_{2}}{A} = \frac{14.42 \times 10^{3}}{2 \times \pi 10^{2} 14} = 100$ d= 9.58 nm allow $2 \chi \pi (d^2)/4$ 19

متال ۵ مطور میں تن کی کام دراعضای متال ۵ مطور میں تین کی کام دراعضای 75 16-storfu ·cas 150 6m (in jog 10mm C, As > 150 15 For EF2=0 -FACIA+For CNB=0 FA a=25.56 IFy=0 FA Sina + Fe Siny3 = @p 13=45 B FA= 11.2 KN (Fc=14.1 KN 1,0 0-2 مى سەس لىي ماكاھ $= \frac{F_A}{A_A} = \frac{11.2 \times 10^3}{6 \times 15} = 124 Mpa$ $= \frac{11.2 \times 10^3}{2(25-10)5} = 74.7 Mpa$ FA Anet $S_{15c} = \frac{F_c}{A} = \frac{14.1 \times 10^3}{6 \times 15} = 156.67 Mpa$ Yo

505 0 = Fc = 14.1×103 = 56.4 Mpa 10 100 A = 50.4 Mpa 100 net - 1100 نىن رىچە ۋ $\sigma_{b} = \frac{F_{c}}{A} = \frac{14.1 \times 10^{3}}{2 \times 101 \text{ S}} = 141 \text{ Mpa}$ $\sigma_{b} = \frac{F_{c}}{A} = \frac{14.1 \times 10^{3}}{14.1 \times 10^{3}} = 235 \text{ Mpa}$ $\sigma_{b} = \frac{F_{c}}{A} = \frac{14.1 \times 10^{3}}{10 \times 6} = 235 \text{ Mpa}$ $T = \frac{P}{2A} = \frac{14.1 \times 10^3}{2 \times \pi 0^{12}/4} = 89.8 Mpq$ YI

250mm 250mm 250 mm 1 C D A التي ولنرك 50 mm Somm 75KN 75KN ENA=0, EFy=0 75N 75N S.TS 3.75 N.M An 13y=65N Ay=85N isy Ay V $\int V_2 - V_1 = \int q dt$ $M_2 - M_1 = \int V dt$ 85 10 + + r 65 MA 21.25 20 + 17.5 16.25 + t λ YY

P+ TE M قرارداد 8 P 6 Beer Johnston juger - Johnston 55,49,41,36,26,24,20,18,14,8 1 conto 7 000 0 66, 30, 20, 19 44

stress) 8, Concept of 575/1 F3 17 Pa 9 P Ps 1 P. wire. 12 P2 1P معصر تعسم تعدى لى اى بال على مس ال elle AA di فر داردی سور در از

 $\frac{AP}{x} \frac{AP}{y} \frac$ دوسی در بزدایم و مرحم و جمم بطی عالی می شد و م $\mathbf{T}_{A} = \mathbf{i} \cdot \mathbf{A}_{A} \quad \mathbf{i} \cdot \mathbf{$

 $\frac{1}{1} pa = N/m^2$ $\frac{1}{m^2} \frac{1}{m^2} \frac{$ $psi = lb/2 \qquad psi \qquad bin = 25.4 \text{ mm}$ $psi = lb/2 \qquad pin = 25.4 \text{ mm}$ الرون الوزار في تد إنم مواج دار $\sigma_{yy} = \frac{\rho_{y}}{\Delta A \rightarrow 0} \frac{\Delta \rho_{y}}{\Delta A}$ Cyz = en APz AA-o. AA $\frac{\Delta P_{1}}{\Delta A} = \frac{1}{2} \sum_{\substack{n=1\\ n \neq n}} \frac{\Delta P_{1}}{\Delta A}$ بالتي على مانسور (Tonser) الت . لعني دراي الت مع دانسة من منى مانسور (Tonser) الت . لعني دراي الجال الحاني من . رأي من ماليوم قدار والله . سطى بران الجال الحوني

Tonsor از فردانس سے در از دار الازار فتركى تالورا درها رجوت زيرى في ع ارت بع درت موت مان الم الم مع تسبل در دوان می و در از ماد دارد اس حت خراص شر!!) حَتْ خَوْاصَ الله ا $\sigma = \frac{\Delta P}{\Delta A \rightarrow \cdot \Delta A}$ $\sigma = \frac{\Delta P}{\Delta A}$ $\sigma = \frac{\Delta P}{\Delta A}$ AA

دی رتی مود فرط رص میں زن ی ن ا فرض نيم عضور صورت مقال بات. م-1 $P = \prod_{P \to P} P = \prod_{P \to P} C = \frac{F}{P} = \frac{P}{A}$ 11

