

# خازن تحت فشار

Subject

Year.

Month.

Date.

مقدمه‌ای بر الاستیسیته: از آن جایی که روایا حاکم بر تنش ها و کرنش ها در مواد به خازن تحت فشار به بخش‌های از الاستیسیته و استیک کامل لذا ابتدائاً این روایا به شرح آئینده وارد جزئیات اثبات آن‌ها شویم تا توضیح داده می‌شوند.

ابتدائاً با دی‌آوری و گرید که تنش در یک نقطه دارای مقدار مشخصی نیست و به صورت یک تغییر مرتبه

دوم نمایش داده می‌شود منظور از مرتبه دوم آن است که برای آنکه آن را تشخیص دهیم نیاز به ۲ اندیس

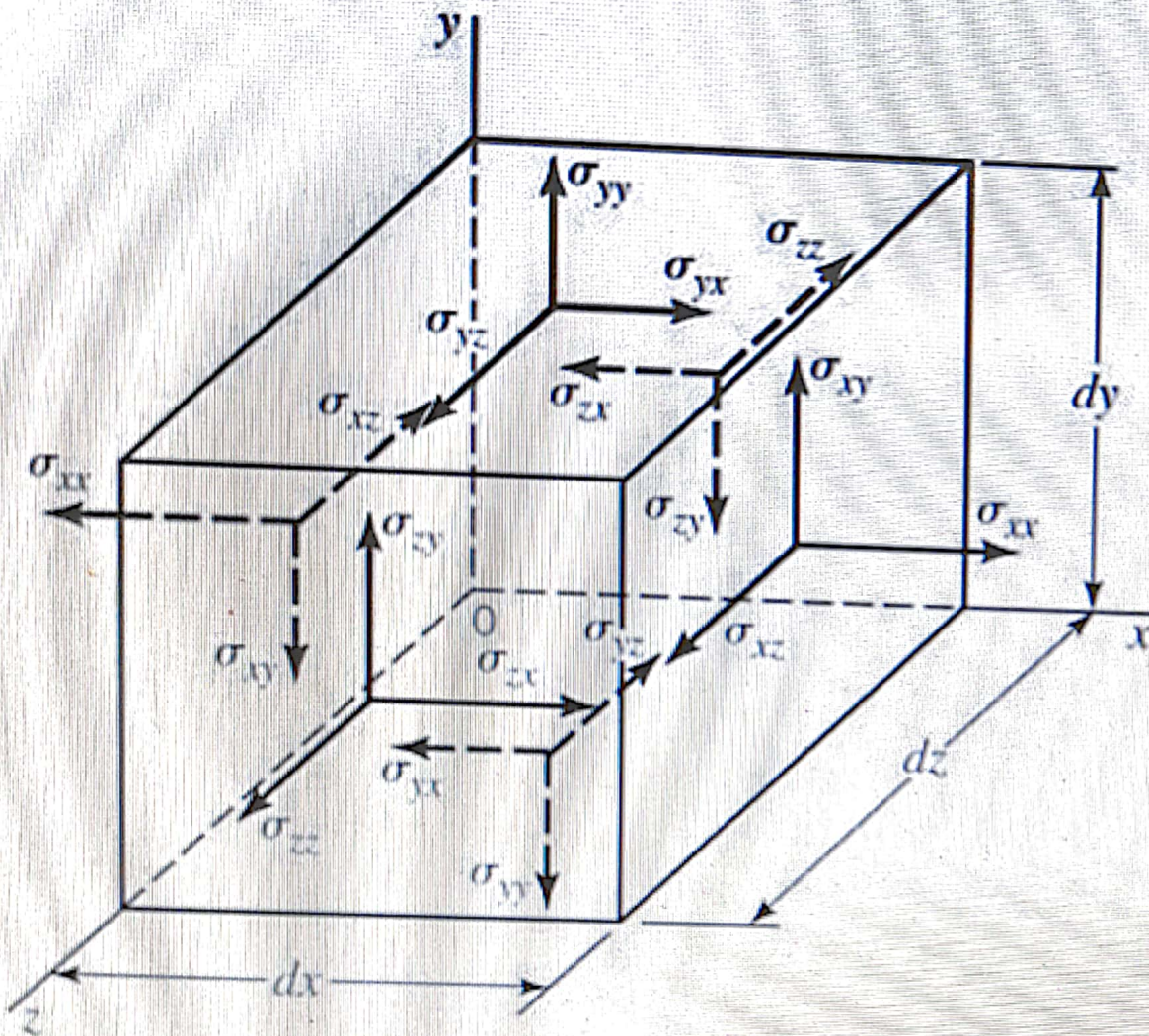
داریم که در محتملات هر مرتبه یعنی (کارتریزینگ، استوانه‌ای، کره‌ای) اندیس اول جهت صفحه‌ای

که تنش بر آن وارد می‌شود و اندیس دوم جهت تنش را نشان می‌دهد به طوری که وضعیت تنش

در یک نقطه در محتملات کارتریزینگ به صورت زیر نمایش داده می‌شود:

استریچ آن در سیستم  $\rightarrow$  شکل ۱

شکل در صفحه بعد آورده شده



یک همان تنش دارای وزن است از آن جایی که این وزن ها بر واحد حجم تعریف می شود بنا بر این برای

اینکه تبدیل به نیرو شوند باید در حجم مربوط ضرب شوند اگر مولفه ها حجم بر واحد وزن بر حسب های

شان داده شده باشد برای تبدیل این مولفه ها به نیرو باید  $\sigma_x$ ،  $\sigma_y$  و  $\sigma_z$  ضرب  $B$   $B$   $B$

شوند. و با توجه به اینکه مولفه ها تنش وارد بر سطوح همان نیرو در آن راستای دهند و با توجه به اینکه یک

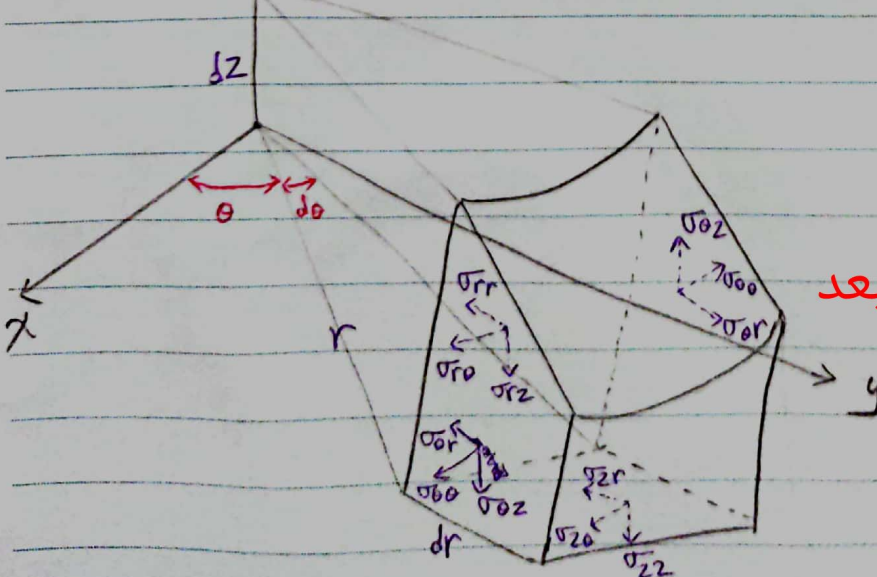
مولفه ضربی در این حالت کمتر است. لذا می توان از وزن همان در مقابل مقدار تنش ها صرف نظر کرد

شکل ریاضیاتی نمایش به صورت یک تنور مرتبه 2 می باشد و آن را می توان به صورت یک ماتریس

3x3 نشان داد

$$T = \begin{bmatrix} \sigma_{xx} & \sigma_{xy} & \sigma_{xz} \\ \sigma_{yx} & \sigma_{yy} & \sigma_{yz} \\ \sigma_{xz} & \sigma_{zy} & \sigma_{zz} \end{bmatrix}$$

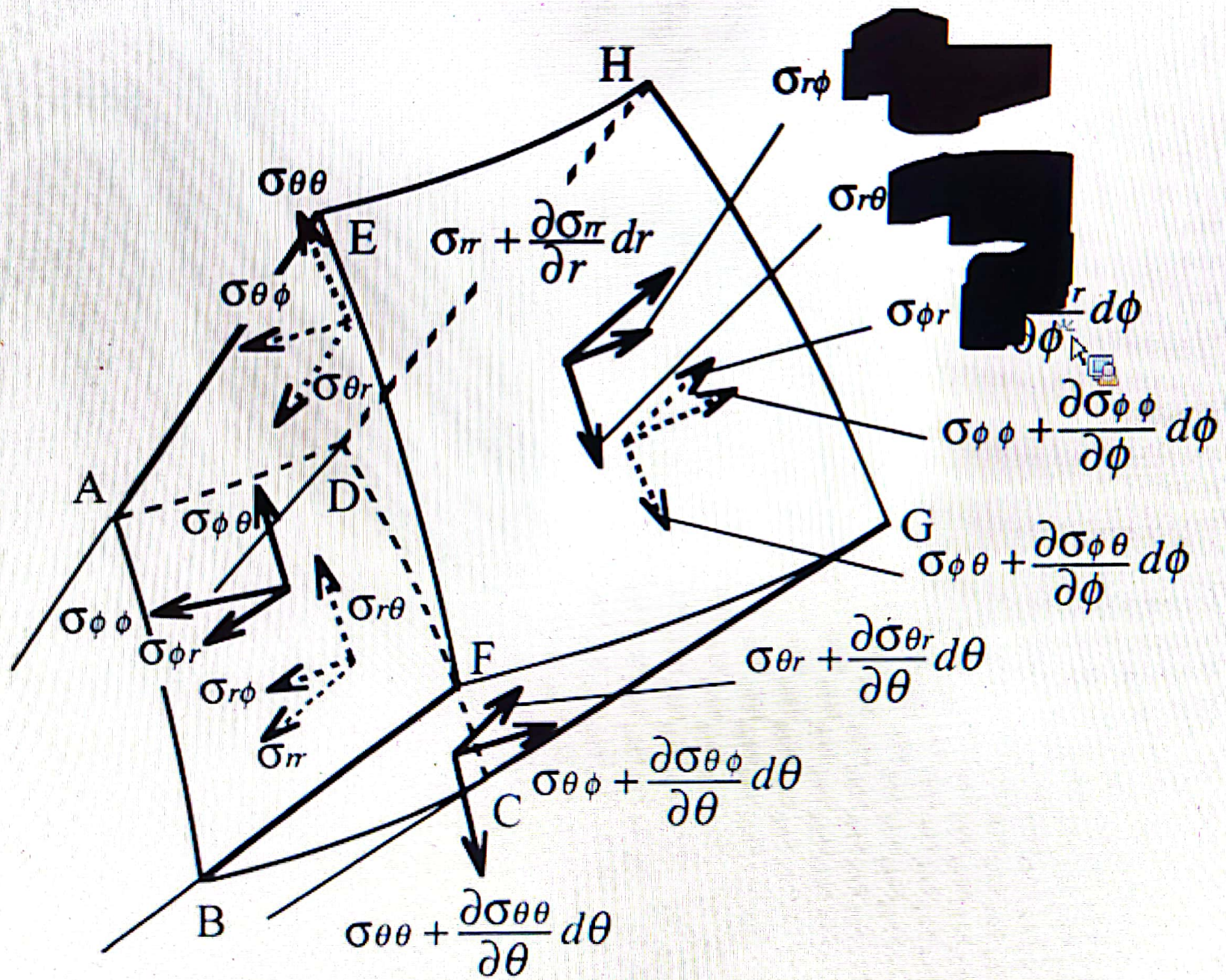
همان تنش در مختصات استوانه ای به شکل زیر است:

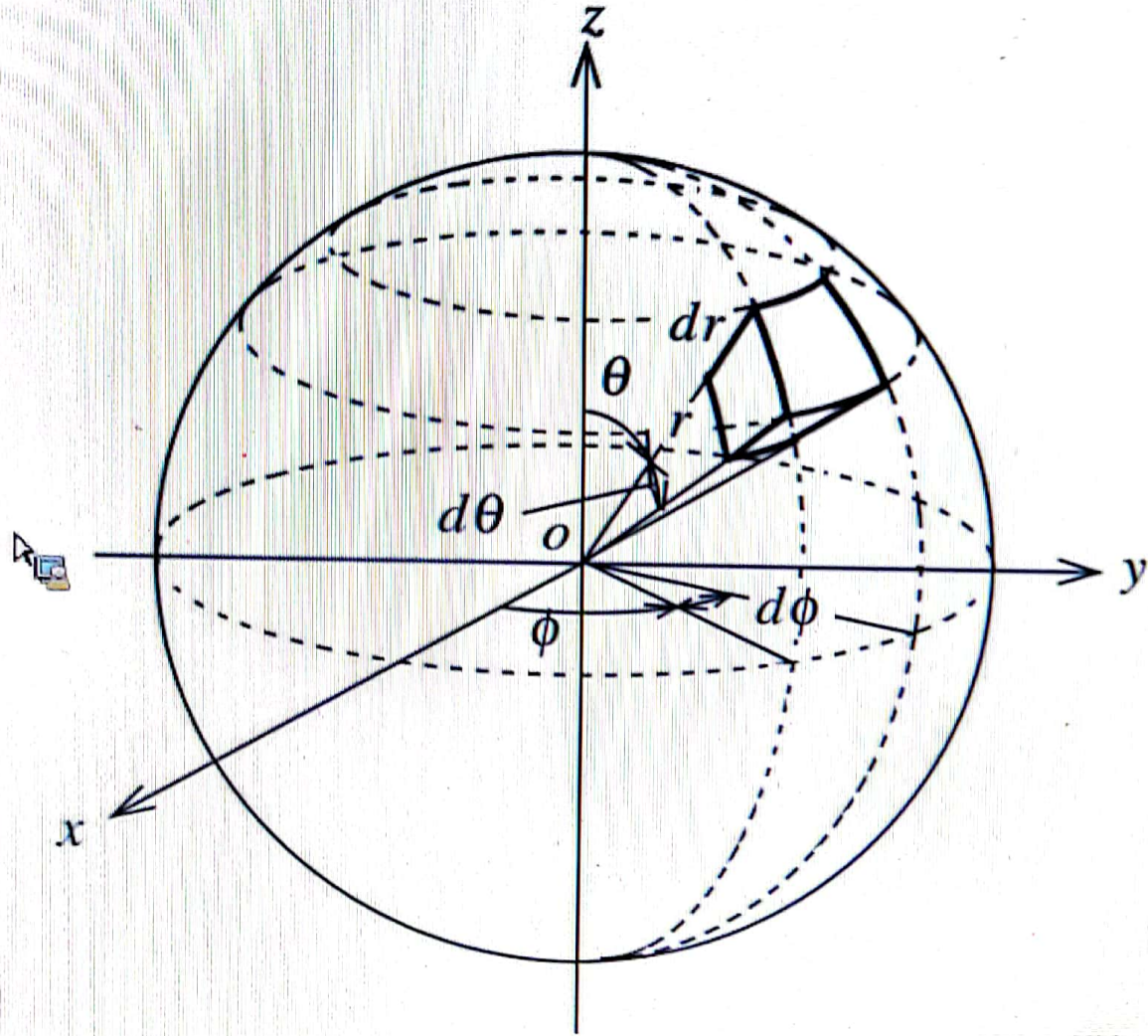


شکل ۲

استرینج در سیستم

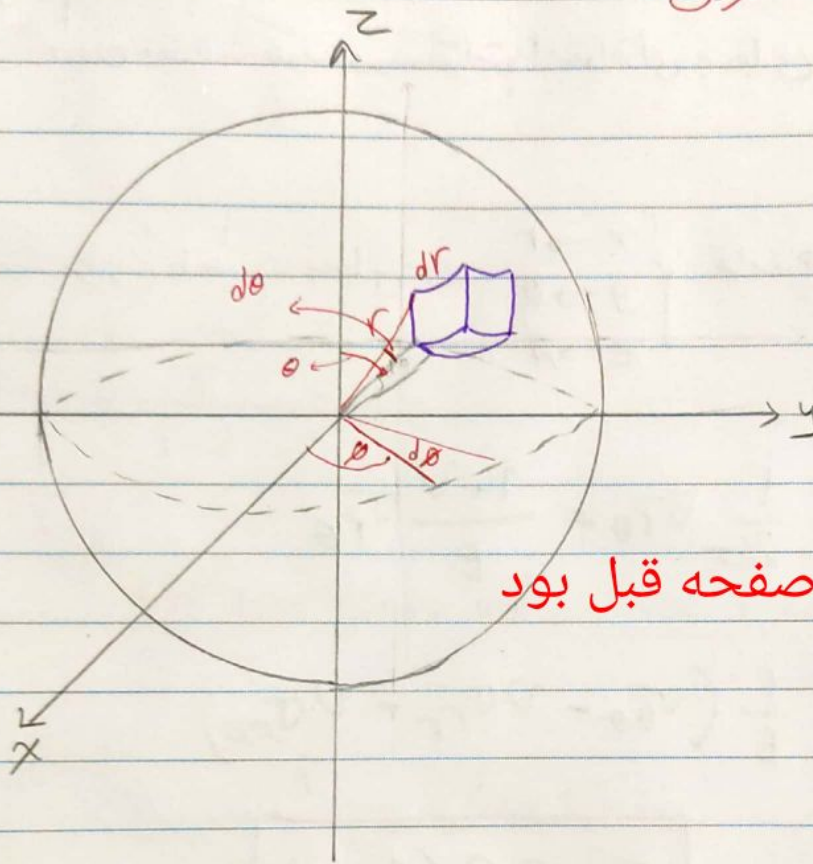
شکل کامل در صفحه بعد





المان تنش  
در مختلفات  
نروی

المان تنش در محققات کروی:



رجوع خود به شکل ۳ و ۴  
استرینج

شکل صحیح در صفحه قبل بود

برای هر نقطه از یک جسم تحت بارگذاری می توان ۱۵ معادله نوشت و کلاً از این معادلات همان قانون

هوک و باشد:

در محققات  
کارترینج

$$\epsilon_{xx} = \frac{1}{E} (\sigma_{xx} - \nu \sigma_{yy} - \nu \sigma_{zz})$$

$$\epsilon_{yy} = \frac{1}{E} (\sigma_{yy} - \nu \sigma_{xx} - \nu \sigma_{zz})$$

$$\epsilon_{xy} = \frac{1}{2G} \sigma_{xy} = \frac{1+\nu}{E} \sigma_{xy}$$

$$\epsilon_{xz} = \frac{1}{2G} \sigma_{xz} = \frac{1+\nu}{E} \sigma_{xz}$$

$$\epsilon_{yz} = \frac{1}{2G} \sigma_{yz} = \frac{1+\nu}{E} \sigma_{yz}$$

سه معادله موسوم به معادلات

برای بدست آوردن معادلات هون در مختصات استوانه ای به جای

$$\text{قرارد هم} \begin{cases} x \rightarrow r \\ y \rightarrow \theta \\ z \rightarrow z \end{cases}$$

در مختصات کروی کامیست به جای

$$\text{قرارد هم} \begin{cases} x \rightarrow r \\ y \rightarrow \theta \\ z \rightarrow \phi \end{cases}$$

Exa

$$\epsilon_{r\theta} = \frac{1}{2G} \sigma_{r\theta} = \frac{1+\nu}{E} \sigma_{r\theta}$$

Exa

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{1}{E} (\sigma_{\theta\theta} - \nu \sigma_{rr} - \nu \sigma_{\phi\phi})$$

$$E = 2G(1+\nu)$$

نکته :

کشیال دیگر از قانون هون که تنش ها را بر حساب کشش ها نمایش می دهد به صورت زیر باشد :

$$\sigma_{xx} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\epsilon_{xx} + \nu(\epsilon_{yy} + \epsilon_{zz}) \right]$$

$$\sigma_{yy} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\epsilon_{yy} + \nu(\epsilon_{xx} + \epsilon_{zz}) \right]$$

$$\sigma_{zz} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\epsilon_{zz} + \nu(\epsilon_{xx} + \epsilon_{yy}) \right]$$

$$\sigma_{xy} = \frac{E}{1+\nu} \epsilon_{xy}$$

$$\sigma_{xz} = \frac{E}{1+\nu} \epsilon_{xz}$$

$$\sigma_{yz} = \frac{E}{1+\nu} \epsilon_{yz}$$

For the case of plane stress  $\sigma_{xz} = \sigma_{zz} = \sigma_{yz} = 0$   
 تنش صاف

$$\sigma_{xx} = \frac{E}{1-\nu^2} (\epsilon_{xx} + \nu \epsilon_{yy})$$

$$\sigma_{yy} = \frac{E}{1-\nu^2} (\nu \epsilon_{xx} + \epsilon_{yy})$$

$$\sigma_{xy} = \frac{E}{1+\nu} \epsilon_{xy}$$

$$\begin{cases} A = \frac{1}{1-\nu^2} \\ B = \frac{\nu}{1-\nu^2} \end{cases}$$

for the case of plane strain  $\epsilon_{zz} = \epsilon_{xz} = \epsilon_{yz} = 0$   
 کرنش صاف

$$\sigma_{xx} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} [(1-\nu)\epsilon_{xx} + \nu\epsilon_{yy}]$$

$$\sigma_{yy} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} [\nu\epsilon_{xx} + (1-\nu)\epsilon_{yy}]$$



$$\left[ \begin{array}{l} \sigma_{xy} = \frac{E}{1+\nu} \epsilon_{xy} \\ \sigma_{xz} = \sigma_{yz} = 0 \end{array} \right.$$

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

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

شکل دیگر از قانون هوک به صورت زیر می باشد:

$$\sigma_{xx} = \lambda e + 2G \epsilon_{xx}$$

Lame ضرایب:  $\lambda, G$

$$\sigma_{yy} = \lambda e + 2G \epsilon_{yy}$$

$$e = \epsilon_{xx} + \epsilon_{yy} + \epsilon_{zz}$$

$$\sigma_{zz} = \lambda e + 2G \epsilon_{zz}$$

$$\sigma_{xy} = 2G \epsilon_{xy}$$

$$\sigma_{xz} = 2G \epsilon_{xz}$$

$$\sigma_{yz} = 2G \epsilon_{yz}$$

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

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

معادلات تعادل الحام: دستگاه معادلات بصورت زیر نوشته می شود:

معادلات کارتزین:

$$\frac{\partial \sigma_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yx}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zx}}{\partial z} + B_x = 0$$

$$\frac{\partial \tau_{xy}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{yy}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zy}}{\partial z} + B_y = 0$$

$$\frac{\partial \tau_{xz}}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yz}}{\partial y} + \frac{\partial \sigma_{zz}}{\partial z} + B_z = 0$$

معادلات استوانه ای:

$$\frac{\partial \sigma_r}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \tau_{\theta r}}{\partial \theta} + \frac{\partial \tau_{zr}}{\partial z} + \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta}}{r} + B_r = 0$$

$$\frac{\partial \tau_{r\theta}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{\theta\theta}}{\partial \theta} + \frac{\partial \tau_{z\theta}}{\partial z} + \frac{2\tau_{r\theta}}{r} + B_\theta = 0$$

$$\frac{\partial \tau_{rz}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \tau_{\theta z}}{\partial \theta} + \frac{\partial \sigma_{zz}}{\partial z} + \frac{\tau_{rz}}{r} + B_z = 0$$

در مختصات کروی:

$$\frac{\partial \sigma_{rr}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{\theta\theta}}{\partial \theta} + \frac{1}{r \sin \theta} \frac{\partial \sigma_{\varphi\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{1}{r} (2\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta} - \sigma_{\varphi\varphi} + \sigma_{\theta\varphi} \cot \theta) + B_r = 0$$

$$\frac{\partial \sigma_{r\theta}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{\theta\theta}}{\partial \theta} + \frac{1}{r \sin \theta} \frac{\partial \sigma_{\theta\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{1}{r} [(\sigma_{\theta\theta} - \sigma_{\varphi\varphi}) \cot \theta + 3\sigma_{r\theta}] + B_{\theta} = 0$$

$$\frac{\partial \sigma_{r\varphi}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{\theta\varphi}}{\partial \theta} + \frac{1}{r \sin \theta} \frac{\partial \sigma_{\varphi\varphi}}{\partial \varphi} + \frac{1}{r} (3\sigma_{r\varphi} + 2\sigma_{\theta\varphi} \cot \theta) + B_{\varphi} = 0$$

در مختصات قطبی:

$$\frac{\partial \sigma_{rr}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{\theta\theta}}{\partial \theta} + \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta}}{r} + B_r = 0$$

مولفه z نادر

$$\frac{\partial \sigma_{r\theta}}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial \sigma_{\theta\theta}}{\partial \theta} + 2 \frac{\sigma_{r\theta}}{r} + B_{\theta} = 0$$

جایز

معادلات کرنش جایز است. این معادلات شامل معادله است که در دو حالت کرنش جایز

کوچک و بزرگ نوشته می شوند.

معادلات در حالت کرنش - جابجایی بزرگ به شکل زیری باشد:

$$\epsilon_{xx} = \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{1}{2} \left[ \left( \frac{\partial u}{\partial x} \right)^2 + \left( \frac{\partial v}{\partial x} \right)^2 + \left( \frac{\partial w}{\partial x} \right)^2 \right]$$

$$\epsilon_{yy} = \frac{\partial v}{\partial y} + \frac{1}{2} \left[ \left( \frac{\partial u}{\partial y} \right)^2 + \left( \frac{\partial v}{\partial y} \right)^2 + \left( \frac{\partial w}{\partial y} \right)^2 \right]$$

$$\epsilon_{zz} = \frac{\partial w}{\partial z} + \frac{1}{2} \left[ \left( \frac{\partial u}{\partial z} \right)^2 + \left( \frac{\partial v}{\partial z} \right)^2 + \left( \frac{\partial w}{\partial z} \right)^2 \right]$$

$$\epsilon_{xy} = \epsilon_{yx} = \frac{1}{2} \left[ \frac{\partial v}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial u}{\partial x} \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} \frac{\partial v}{\partial y} + \frac{\partial w}{\partial x} \frac{\partial w}{\partial y} \right]$$

$$\epsilon_{xz} = \epsilon_{zx} = \frac{1}{2} \left[ \frac{\partial w}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial u}{\partial x} \frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial v}{\partial x} \frac{\partial v}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial x} \frac{\partial w}{\partial z} \right]$$

$$\epsilon_{yz} = \epsilon_{zy} = \frac{1}{2} \left[ \frac{\partial w}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial z} + \frac{\partial u}{\partial y} \frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial v}{\partial y} \frac{\partial v}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial y} \frac{\partial w}{\partial z} \right]$$

u ← x <sup>الک</sup> جابجایی در راستای x

v ← y ~ ~ ~

w ← z ~ ~ ~

## معادلات در حالت کرنش جابجایی کوچک:

از معادله = صفر قبل توان 2 ها و عبارت هر ضریبی حذف می شوند و

$$\left[ \begin{array}{l} \epsilon_{xx} = \frac{\partial u}{\partial x} \quad \epsilon_{yy} = \frac{\partial v}{\partial y} \quad \epsilon_{zz} = \frac{\partial w}{\partial z} \end{array} \right.$$

$$\left[ \begin{array}{l} \epsilon_{xy} = \frac{1}{2} \left( \frac{\partial v}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial y} \right) \end{array} \right.$$

$$\left[ \begin{array}{l} \epsilon_{xz} = \frac{1}{2} \left( \frac{\partial w}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial z} \right) \end{array} \right.$$

$$\left[ \begin{array}{l} \epsilon_{yz} = \frac{1}{2} \left( \frac{\partial w}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial z} \right) \end{array} \right.$$

## معادلات در حالت استوانه ای:

$$\left[ \begin{array}{l} \epsilon_{rr} = \frac{\partial u}{\partial r} \quad \epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r} + \frac{1}{r} \frac{\partial v}{\partial \theta} \quad \epsilon_{zz} = \frac{\partial w}{\partial z} \end{array} \right.$$

$$\gamma_{r\theta} = 2\epsilon_{r\theta} = \frac{1}{r} \frac{\partial u}{\partial \theta} + \frac{\partial v}{\partial r} - \frac{v}{r}$$

$$\gamma_{rz} = 2\epsilon_{rz} = \frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial r}$$

$$\gamma_{\theta z} = 2\epsilon_{\theta z} = \frac{\partial v}{\partial z} + \frac{1}{r} \frac{\partial w}{\partial \theta}$$

✓ در این حالت جابجایی در حالت  $r, \theta, \phi$  و  $z, \theta, \phi$  نشان داده شده است.  
 ← معادسی ← طول

در مختصات کروی: Spherical coordinate

$$\epsilon_{rr} = \frac{\partial u}{\partial r}$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r} + \frac{1}{r} \frac{\partial v}{\partial \theta}$$

$$\epsilon_{\phi\phi} = \frac{u}{r} + \frac{v}{r} \cot \theta + \frac{1}{r \sin \theta} \frac{\partial w}{\partial \phi}$$

$$\gamma_{r\theta} = 2\epsilon_{r\theta} = \frac{1}{r} \frac{\partial u}{\partial \theta} + \frac{\partial v}{\partial r} - \frac{v}{r}$$

$$\gamma_{r\phi} = 2\epsilon_{r\phi} = \frac{1}{r \sin \theta} \frac{\partial u}{\partial \phi} + \frac{\partial w}{\partial r} - \frac{w}{r}$$

$$\gamma_{\theta\phi} = 2\epsilon_{\theta\phi} = \frac{1}{r} \left( \frac{\partial w}{\partial \theta} - w \cot \theta \right) + \frac{1}{r \sin \theta} \frac{\partial v}{\partial \phi}$$

بترتیب

✓ در این حالت  $u, v, w$  جابجایی در حالت  $r, \theta, \phi$  نشان داده شده است.

در مختصات قطبی: Polar coordinate

$$\epsilon_{rr} = \frac{\partial u}{\partial r}$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r} + \frac{1}{r} \frac{\partial v}{\partial \theta}$$

$$\gamma_{r\theta} = 2\epsilon_{r\theta} = \frac{1}{r} \frac{\partial u}{\partial \theta} + \frac{\partial v}{\partial r} - \frac{v}{r}$$

در محققات استوانه‌ای اگر سازه تحت بررسی از لحاظ ماده، هندسه، بارگذاری

و شرایط مرز نسبت به محور دستگاه محققات استوانه‌ای (z) تقابل کامل

داشته باشند که تمام تنش‌ها در بخش‌ها و کرنش‌ها در بخش‌ها صفری باشند و همچنین  $\frac{\partial}{\partial \theta} = 0$

نیز همچنین جابجایی‌ها در جهت مماسی (v) صفری باشند لذا از معادله تقابل (الحاق)

در محققات استوانه‌ای ترم‌ها زیر باقی می‌ماند:

$$\frac{\partial \sigma_{rr}}{\partial r} + \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta}}{r} + B_r = 0 \quad (1)$$

$$B_\theta = 0, \quad \frac{\partial \sigma_{zz}}{\partial z} + B_z = 0$$

از آنجایی که از مولفه‌ها نیروها و تنش در مقادیر با نیروها وارد بر الحاق صرف نظری شود یعنی

از  $B_r$ ،  $B_\theta$  و  $B_z$ ، لذا  $B_r$ ،  $B_\theta$  و  $B_z$  صفری باشند و از طرفی با توجه به اینکه در حالت

تقابل کامل تنش‌ها صفری ~~صفر~~ صفر است پس  $r$  می‌باشد لذا عبارت  $\frac{\partial \sigma_{rr}}{\partial r}$  باید به شکل  $\frac{d\sigma_{rr}}{dr}$

نوشتنی شود. بنابراین از معادله اول معادله زیر به طور خلاصه بدست می‌آید:

$$\frac{d\sigma_{rr}}{dr} - \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta}}{r} = 0$$

درمختصات کُر در در تقارن کامل نسبت به مرکز (از لحاظ ماده، هندسه، بارگذاری) نوشته می شود

$$\sigma_{\theta\theta} = \sigma_{\phi\phi}$$

$$\frac{\partial}{\partial \rho} = 0 \quad \frac{\partial}{\partial \theta} = 0$$

یعنی

$$\frac{\partial \sigma_{rr}}{\partial r} = \frac{d \sigma_{rr}}{dr}$$

$$B_r = B_\theta = B_\phi = 0$$

تنها معادله باقی مانده

$$\frac{d \sigma_{rr}}{dr} + \frac{2}{r} (\sigma_{rr} - \sigma_{\phi\phi}) = 0$$

درمختصات استوانه ای در تقارن کامل

4 فقط تابع r

$$\epsilon_{rr} = \frac{du}{dr}$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r}$$

$$\epsilon_{zz} = \frac{\partial w}{\partial z}$$

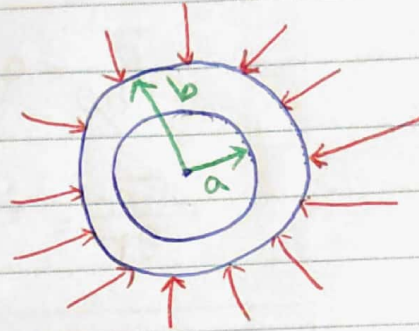
درمختصات قطبی: (تابع کامل)

$$\epsilon_{rr} = \frac{du}{dr}$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \epsilon_{\phi\phi} = \frac{u}{r}$$



تحليل الاستجابة عمود الاستوانة ای جدار ضخیم تحت فشار داخل وخارج



Shell  $\left\{ \begin{array}{l} \text{thin} \\ \text{thick} \end{array} \right. \frac{t}{P_{min}} <$

$$\left\{ \begin{array}{l} \sigma_{rr} = E (A \epsilon_{rr} + B \epsilon_{\theta\theta}) \quad (1) \\ \sigma_{\theta\theta} = E (B \epsilon_{rr} + A \epsilon_{\theta\theta}) \quad (2) \end{array} \right.$$

plane stress  $\left\{ \begin{array}{l} A = \frac{1}{1-\nu^2} \\ B = \frac{\nu}{1-\nu^2} \end{array} \right. \quad (3)$

plane strain  $\left\{ \begin{array}{l} A = \frac{1-\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)} \\ B = \frac{\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)} \end{array} \right. \quad (4)$

$$\left\{ \begin{aligned} \epsilon_{rr} &= \frac{du}{dr} \\ \epsilon_{\theta\theta} &= \frac{u}{r} \end{aligned} \right.$$

(5), (6)  $\rightarrow$  (7), (8)

$$\left\{ \begin{aligned} \sigma_{rr} &= E \left( A \frac{du}{dr} + B \frac{u}{r} \right) \quad (7) \\ \sigma_{\theta\theta} &= E \left( B \frac{du}{dr} + A \frac{u}{r} \right) \quad (8) \end{aligned} \right.$$

$$\frac{d\sigma_{rr}}{dr} + \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta}}{r} = 0 \quad (9)$$

(7), (8)  $\rightarrow$  (9)

$$\frac{dE}{dr} \left( A \frac{du}{dr} + B \frac{u}{r} \right) + E \left( A \frac{d^2u}{dr^2} + B \left( \frac{1}{r} \frac{du}{dr} - \frac{u}{r^2} \right) \right)$$

$$+ \frac{E}{r} \left[ (A-B) \frac{du}{dr} + (B-A) \frac{u}{r} \right] = 0$$

$$(EA) \frac{d^2u}{dr^2} + \left[ A \frac{dE}{dr} + \frac{EB}{r} + \frac{E}{r} (A-B) \right] \frac{du}{dr} + \left[ \frac{B}{r} \frac{dE}{dr} \right.$$

$$\left. - \frac{EB}{r^2} (B-A) \right] u = 0 \quad (10)$$

$$\times \frac{1}{EA} : \left[ \frac{d^2u}{dr^2} + \left[ \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} + \frac{1}{r} \right] \frac{du}{dr} + \left[ \frac{1}{r} \frac{B}{A} \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} - \frac{1}{r^2} \right] u = 0 \right. \quad (11)$$

معادله دیفرانسیل حاکم بر جابجایی شعاعی همان

$$\frac{dE}{dr} = 0$$

بالتالي

$$\frac{d^2 u}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{du}{dr} - \frac{u}{r^2} = 0$$

$$\frac{d}{dr} \left( \frac{1}{r} \frac{d(ur)}{dr} \right) = 0$$

$$\frac{1}{r} \left( \frac{d}{dr} (ur) \right) = C_1' \Rightarrow d(ur) = C_1' r dr$$

$$\Rightarrow ur = \underbrace{\frac{C_1'}{2}}_{C_1} r^2 + C_2$$

$$u = C_1 r + \frac{C_2}{r} \quad (12)$$

$$\left. \begin{aligned} \varepsilon_{rr} &= \frac{du}{dr} = C_1 - \frac{C_2}{r^2} \quad (13) \end{aligned} \right\}$$

$$\left. \begin{aligned} \varepsilon_{\theta\theta} &= \frac{u}{r} = C_1 + \frac{C_2}{r^2} \quad (14) \end{aligned} \right\}$$

$$\left. \begin{aligned} \sigma_{rr} &= E(A \varepsilon_{rr} + B \varepsilon_{\theta\theta}) = E \left[ A C_1 - \frac{A C_2}{r^2} + B C_1 + \frac{B C_2}{r^2} \right] \end{aligned} \right\}$$

$$\left. \begin{aligned} \sigma_{\theta\theta} &= E(B \varepsilon_{rr} + A \varepsilon_{\theta\theta}) = E \left[ B C_1 - \frac{B C_1}{r^2} + A C_1 + \frac{A C_2}{r^2} \right] \end{aligned} \right\}$$

$$\left. \begin{aligned} \sigma_{rr} &= E \underbrace{(A+B)}_{A^*} C_1 - E \underbrace{(A-B)}_{B^*} C_2 \frac{1}{r^2} \end{aligned} \right\}$$

$$\left. \begin{aligned} \sigma_{\theta\theta} &= E \underbrace{(A+B)}_{A^*} C_1 + E \underbrace{(A-B)}_{B^*} C_2 \frac{1}{r^2} \end{aligned} \right\}$$

$$\sigma_{rr} = A^* - \frac{B^*}{r^2}$$

$$u = C_1 r + \frac{C_2}{r}$$

$$\sigma_{\theta\theta} = A^* + \frac{B^*}{r^2}$$

plane stress:  $A = \frac{1}{1-\nu^2}$  &  $B = \frac{\nu}{1-\nu^2}$

$$A^* = E(A+B)C_1$$

plane strain:

$$B^* = E(A-B)C_2$$

مطلوب است و  $\sigma_{\theta\theta}$  ما از هم تنش میگیریم  
 برای یک استوانه با ضخیم تحت فشار داخلی  $P$

که دارای شعاع داخلی  $a$  و شعاع خارجی  $b$  باشد:

(جهت  $x, y, z$  در سه جهت متساوی است)

$$\sigma_{rr} = A^* - \frac{B^*}{r^2}$$

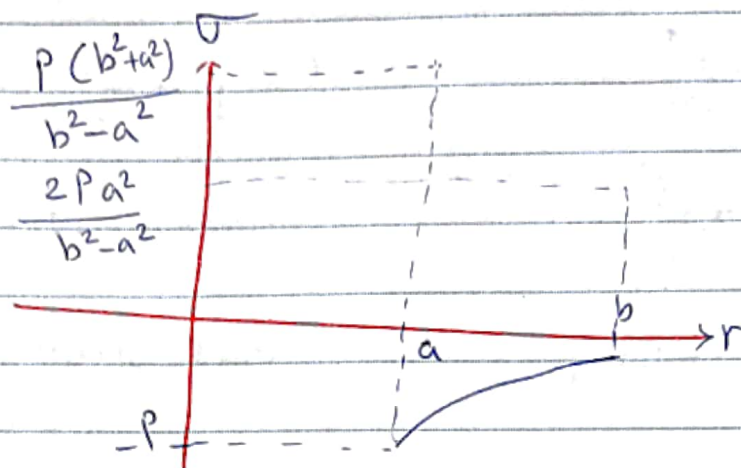
$$\sigma_{rr}|_{r=a} = -P$$

$$\sigma_{rr}|_{r=b} = 0$$

$$\left\{ \begin{array}{l} A^* - \frac{B^*}{r^2} = -P \\ A^* + \frac{B^*}{r^2} = 0 \end{array} \right. \Rightarrow$$

$$B^* = \frac{Pa^2 b^2}{b^2 - a^2}$$

$$\sigma_{\theta\theta} = A^* + \frac{B^*}{r^2} \Rightarrow \sigma_{\theta\theta} = \frac{Pa^2}{b^2 - a^2} \left( 1 + \frac{b^2}{r^2} \right)$$



$$\sigma_{\theta\theta}|_{r=a} = \frac{Pa^2}{b^2-a^2} \left(1 + \frac{b^2}{a^2}\right) = \frac{P(b^2+a^2)}{b^2-a^2}$$

$$\sigma_{\theta\theta}|_{r=b} = \frac{2Pa^2}{b^2-a^2} = \frac{P(a^2+b^2)}{b^2-a^2}$$

$$\frac{d\sigma_{\theta\theta}}{dr} = \frac{-2B^+}{r^2}$$

$$\frac{d^2\sigma_{\theta\theta}}{dr^2} = \frac{B^+}{r^4} > 0$$

$$\frac{d\sigma_{rr}}{dr} = \frac{2B^+}{r^2}$$

$$\frac{d^2\sigma_{rr}}{dr^2} = -\frac{6B^+}{r^4} < 0$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r}$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{1}{E} [\sigma_{\theta\theta} - \nu(\sigma_{rr} + \sigma_{zz})]$$

$$u = \frac{r}{E} [\sigma_{\theta\theta} - \nu(\sigma_{rr} + \sigma_{zz})]$$

$$u = \frac{r}{E} \left( A^* + \frac{B^*}{r^2} - \nu \left( A^* - \frac{B^*}{r^2} + \sigma_{zz} \right) \right)$$

$$u|_{r=b} = \frac{b}{E} \left[ A^* + \frac{B^*}{b^2} - \nu \left( A^* - \frac{B^*}{b^2} + \sigma_{zz} \right) \right]$$

$$\sigma_{zz} = \begin{cases} 0 & \text{Plane stress} \\ \nu (\sigma_{rr} + \sigma_{\theta\theta}) & \nu \text{ strain} \end{cases}$$

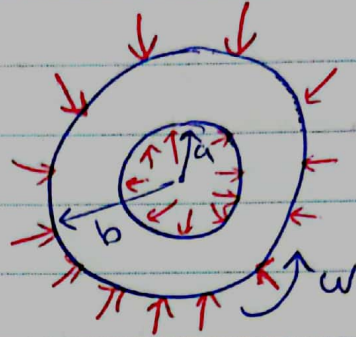
$$\text{Plane strain: } \epsilon_{zz} = 0$$

$$\Rightarrow \frac{1}{E} \left[ \sigma_{zz} - \nu (\sigma_{rr} + \sigma_{\theta\theta}) \right] = 0$$

$$\sigma_{zz} = \nu (\sigma_{rr} + \sigma_{\theta\theta}) = \nu \left( A^* - \frac{B^*}{r^2} + A^* + \frac{B^*}{r^2} \right) = 2\nu A^*$$

الاستاتيكا

تحليل عمود استوائى جدار ضخم دورانى



$$\sigma_{rr} = E(A \epsilon_{rr} + B \epsilon_{\theta\theta})$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E(B \epsilon_{rr} + A \epsilon_{\theta\theta})$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \epsilon_{rr} = \frac{du}{dr} \\ \epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r} \end{array} \right.$$

$$\frac{d\sigma_{rr}}{dr} + \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta}}{r} = -Prw^2$$

$$EA \frac{d^2u}{dr^2} + \left[ A \frac{dE}{dr} + \frac{EB}{r} + \frac{E}{r} (A-B) \right] \frac{du}{dr} \quad \text{معادلة قبل}$$

$$+ \left[ \frac{B}{r} \frac{dE}{dr} - \frac{EB}{r^2} + \frac{E}{r^2} (B-A) \right] u = -Prw^2$$

$$\times \frac{1}{EA} : \frac{d^2u}{dr^2} + \left[ \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} + \frac{1}{r} \right] \frac{du}{dr} + \left[ \frac{1}{r} \frac{B}{A} \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} - \frac{1}{r^2} \right] u = -\frac{Prw^2}{EA}$$

$$\frac{d^2u}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{du}{dr} - \frac{u}{r^2} = \frac{-Prw^2}{EA}$$

حالت صغرى :

$$\frac{d}{dr} \left( \frac{1}{r} \frac{d(ur)}{dr} \right) = - \frac{Pw^2}{2EA} r^2 + C_1' \Rightarrow \frac{1}{r} \frac{d(ur)}{dr} = - \frac{Pw^2}{2EA} r^2 + C_1'$$

$$\Rightarrow \int r dr \frac{d(ur)}{dr} = - \frac{Pw^2}{2EA} r^3 dr + C_1' r dr$$

$$ur = - \frac{Pw^2}{8EA} r^4 + \frac{C_1'}{2} r^2 + C_2$$

$$u = - \frac{Pw^2}{8EA} r^3 + \frac{C_1'}{2} r + \frac{C_2}{r}$$

$$u = C_1 r + \frac{C_2}{r} + C_3 r^3 \quad \& \quad C_3 = - \frac{Pw^2}{8EA}$$

$$\epsilon_{rr} = \frac{du}{dr} = C_1 - \frac{C_2}{r^2} + 3C_3 r^2$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r} = C_1 + \frac{C_2}{r^2} + C_3 r^2$$

$$\sigma_{rr} = E (A \epsilon_{rr} + B \epsilon_{\theta\theta})$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E (B \epsilon_{rr} + A \epsilon_{\theta\theta})$$

$$\sigma_{rr} = E \left[ AC_1 - \frac{AC_2}{r^2} + 3AC_3 r^2 + BC_1 + \frac{BC_2}{r^2} + BC_3 r^2 \right]$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E \left[ BC_1 - \frac{BC_2}{r^2} + 3BC_3 r^2 + AC_1 + \frac{AC_2}{r^2} + AC_3 r^2 \right]$$



$$\sigma_{rr} = E(A+B)C_1 - E(A-B)C_2 \frac{1}{r^2} + E(3A+B)C_3 r^2$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E(A+B)C_1 + E(A-B)C_2 \frac{1}{r^2} + E(A+3B)C_3 r^2$$

$$u = C_1 r + \frac{C_2}{r} + C_3 r^3 \quad \& \quad C_3 = \frac{Pw^2}{8EA}$$

$$\sigma_{rr} = A^* - \frac{B^*}{r^2} + C_1^* r^2$$

$$\sigma_{\theta\theta} = A^* + \frac{B^*}{r^2} + C_2^* r^2$$

$$A^* = E(A+B)C_1$$

$$B^* = E(A-B)C_2$$

$$C_1^* = E(3A+B)C_3$$

$$C_2^* = E(A+3B)C_3$$

$$\text{Plane stress} \begin{cases} A = \frac{1}{1-\nu^2} \\ B = \frac{\nu}{1-\nu^2} \end{cases}$$

$$\text{Plane strain} \begin{cases} A = \frac{1-\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)} \\ B = \frac{\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)} \end{cases}$$

یک استوانه جدار ضخیم به شعاع داخلی  $10\text{ cm}$  و شعاع خارجی  $14\text{ cm}$  تحت فشار داخلی  $40\text{ MPa}$

قرار دارد اثر ابع استوانه با سرعت زاویه‌ای  $100\text{ rad/s}$  با فرض اینکه وارز ناحیه پلاستیک نشده است مطلوب

است تنش محیطی در شعاع  $12\text{ cm}$  و تغییر حجم داخلی استوانه.  $\nu = 0.3$  و  $E$  و  $\rho$  استوانه در حالت تنش صفر ای می باشد:

$$\begin{cases} A = \frac{1}{1-\nu^2} = \frac{1}{1-0.09} = 1.098 \\ B = \frac{\nu}{1-\nu^2} = \frac{0.3}{1-0.09} = 0.329 \end{cases}$$

$$\begin{cases} \sigma_{rr} = A^* - \frac{B^*}{r^2} + C_1^* r^2 \\ \sigma_{\theta\theta} = A^* + \frac{B^*}{r^2} + C_2^* r^2 \end{cases}$$

$$\begin{cases} C_1^* = E(3A+B)C_3 = E(3A+B)\left(\frac{-Pw^2}{8EA}\right) = -36230P \\ C_2^* = E(A+3B)C_3 = E(A+3B)\left(\frac{-Pw^2}{8EA}\right) = -20850P \end{cases}$$

$$\sigma_{rr} = A^* - \frac{B^*}{r^2} - 36230Pr^2$$

$$\sigma_{\theta\theta} = A^* + \frac{B^*}{r^2} - 20850Pr^2$$

$$\sigma_{rr}|_{r=0.1} = -40 \times 10^6$$

$$\sigma_{rr}|_{r=0.14} = 0 \rightarrow \text{در سطح خارجی قرار داریم}$$

$$\begin{cases} \sigma_{rr} = A^* - \frac{B^*}{0.1^2} - 36230 P (0.1)^2 = -40 \times 10^6 \\ \sigma_{rr} = A^* - \frac{B^*}{(0.14)^2} - 36230 P (0.14)^2 = 0 \end{cases}$$

$$\Rightarrow A^* = \checkmark \quad B^* = \checkmark$$

$$\sigma_{\theta\theta} \Big|_{r=0.12} = A^* + \frac{B^*}{(0.12)^2} - 20850 P (0.12)^2 = \checkmark$$

$$V_1 = \pi r_i^2 L = \pi (0.1)^2 L$$

$$V_2 = \pi (r_i + u|_{r=r_i})^2 L$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r}$$

روش اول: تنش صاف

$$u = r \epsilon_{\theta\theta} = r \frac{1}{E} \left[ \sigma_{\theta\theta} - \nu (\sigma_{rr} + \sigma_{zz}) \right]$$

$$u|_{r=0.1} = 0.1 \frac{1}{E} \left[ \sigma_{\theta\theta}|_{r=0.1} - 0.3 (\sigma_{rr}|_{r=0.1}) \right]$$

\* تغییر در  $V_2$

$$\Delta V = V_2 - V_1 = \checkmark$$

$$u = c_1 r + \frac{c_2}{r} + c_3 r^3$$

روش دوم

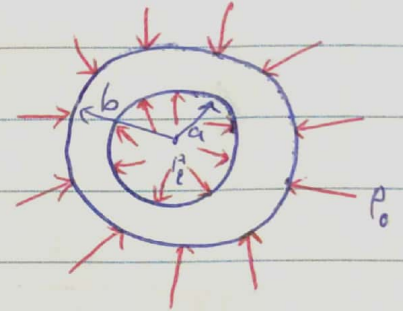
$$A^* = E(A+B) c_1 \Rightarrow c_1 = \frac{A^*}{E(A+B)} = \checkmark$$

$$B^* = E(A-B) c_2 \Rightarrow c_2 = \checkmark \quad c_3 = \frac{-Pw^2}{8EA}$$

$$\Rightarrow u|_{r=0.1} = \checkmark$$

تحليل الاستجابة مخازن حدار متختم كروي:

$$\sigma_{rr} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\epsilon_{rr} + \nu(\epsilon_{\theta\theta} + \epsilon_{\phi\phi}) \right]$$



$$\sigma_{\theta\theta} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\epsilon_{\theta\theta} + \nu(\epsilon_{rr} + \epsilon_{\phi\phi}) \right]$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \epsilon_{\phi\phi}$$



$$\sigma_{rr} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\epsilon_{rr} + 2\nu\epsilon_{\phi\phi} \right]$$

$$\sigma_{\phi\phi} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ \nu\epsilon_{rr} + \epsilon_{\phi\phi} \right]$$

$$\sigma_{rr} = E \left[ \overset{A}{\frac{1-\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)}} \epsilon_{rr} + \overset{B}{\frac{2\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)}} \epsilon_{\phi\phi} \right]$$

$$\sigma_{\phi\phi} = E \left[ \overset{B}{\frac{\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)}} \epsilon_{rr} + \overset{A+B}{\frac{1}{(1+\nu)(1-2\nu)}} \epsilon_{\phi\phi} \right]$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \sigma_{rr} = E (A \epsilon_{rr} + 2B \epsilon_{\theta\theta}) \quad (1) \\ \sigma_{\theta\theta} = E (B \epsilon_{rr} + (A+B) \epsilon_{\theta\theta}) \quad (2) \end{array} \right.$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \epsilon_{rr} = \frac{du}{dr} \quad (3) \end{array} \right.$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \epsilon_{\theta\theta} = \epsilon_{\phi\phi} = \frac{u}{r} \quad (4) \end{array} \right.$$

معادله:  $\frac{d\sigma_{rr}}{dr} + \frac{2(\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta})}{r} = 0 \quad (5)$

(3) و (4)  $\rightarrow$  (1) و (2)

$$\left\{ \begin{array}{l} \sigma_{rr} = E \left( A \frac{du}{dr} + 2B \frac{u}{r} \right) \quad (6) \\ \sigma_{\theta\theta} = E \left( B \frac{du}{dr} + (A+B) \frac{u}{r} \right) \quad (7) \end{array} \right.$$

(6) و (7)  $\rightarrow$  (5)

بدون فرض صحت بودن

$$\begin{aligned} & \frac{dE}{dr} \left[ A \frac{du}{dr} + 2B \frac{u}{r} \right] + E \left[ A \frac{d^2u}{dr^2} + \right. \\ & \left. + 2B \left( \frac{1}{2} \frac{du}{dr} - \frac{u}{r^2} \right) \right] + \\ & + \frac{2E}{r} \left[ (A-B) \frac{du}{dr} + (B-A) \frac{u}{r} \right] = 0 \end{aligned}$$

$$\frac{dE}{dr} = 0 \quad \text{ماده همگن}$$

$$\frac{d^2 u}{dr^2} + \frac{2}{r} \frac{du}{dr} - \frac{2}{r^2} u = 0 \quad 8$$

معادله نوئی اولیه صحیح

$$\frac{d}{dr} \left( \frac{1}{r^2} \frac{d}{dr} (ur^2) \right) = 0$$

$$= \frac{d}{dr} \left( \frac{1}{r^2} (2ur + r^2 \frac{du}{dr}) \right) = \frac{d}{dr} \left( \frac{2u}{r} + \frac{du}{dr} \right) = -\frac{2u}{r^2} + \frac{2}{r} \frac{du}{dr} + \frac{du^2}{dr^2}$$

9

$$\frac{d}{dr} \left[ \frac{1}{r^2} \frac{d}{dr} (ur^2) \right] = 0 \quad 10$$

$$\frac{1}{r^2} \frac{d}{dr} (ur^2) = C_1'$$

$$d(ur^2) = C_1' r^2 dr \Rightarrow ur^2 = C_1' \frac{r^3}{3} + C_2$$

$$u = \frac{C_1'}{3} r + \frac{C_2}{r^2} \Rightarrow u = C_1 r + \frac{C_2}{r^2} \quad 11$$

حفظ شود

$$\epsilon_{rr} = \frac{du}{dr} = C_1 = \frac{2C_2}{r^3} \quad 12$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r} = C_1 + \frac{C_2}{r^3} \quad 13$$

(12) (13) → (14)

$$\left\{ \begin{aligned} \sigma_{rr} &= E \left[ AC_1 - \frac{2AC_2}{r^3} + 2BC_1 + \frac{2BC_2}{r^3} \right] \\ \sigma_{\theta\theta} &= E \left[ BC_1 - \frac{2BC_2}{r^3} + (A+B)C_1 + (A+B) \frac{C_2}{r^3} \right] \end{aligned} \right.$$

$$\sigma_{rr} = E \left[ \underbrace{(A+2B)}_{A^*} C_1 - \underbrace{2(A-B)}_{B^*} \frac{C_2}{r^3} \right]$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E \left[ \underbrace{(A+2B)}_{A^*} C_1 + \underbrace{2(A-B)}_{\frac{B^*}{2}} \frac{C_2}{r^3} \right]$$

$$\sigma_{rr} = A^* - \frac{B^*}{r^3} \quad (14)$$

مساوی ہو

$$\sigma_{\theta\theta} = \sigma_{\phi\phi} = A^* + \frac{B^*}{2r^3} \quad (15)$$

روابط حفظی کریں

$$\left\{ \begin{aligned} u &= C_1 r + \frac{C_2}{r^2} & A^* &= E(A+2B) C_1 \\ \sigma_{rr} &= A^* - \frac{B^*}{r^3} & B^* &= 2E(A-B) C_2 \\ \sigma_{\theta\theta} = \sigma_{\phi\phi} &= A^* + \frac{B^*}{2r^3} & A &= \frac{1-\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)} & B &= \frac{\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)} \end{aligned} \right.$$

$$u = r \epsilon_{\phi\phi} = r \frac{1}{E} \left[ \sigma_{\phi\phi} - \nu (\sigma_{rr} + \sigma_{\theta\theta}) \right] = \sigma_{\phi\phi}$$

Ex: یک قرص تحت فشار درونی جدار ضخیم به شعاع داخلی  $a$  و شعاع خارجی  $b$  تحت فشار

داخلی  $P$  قرار دارد. مطلوب است تغییرات تنش شعاعی و محیطی و تغییرات جدار تحت تنش محیطی

و همچنین تغییر ضخامت پوسته؟

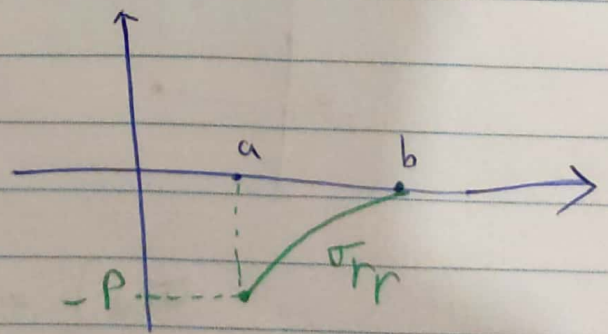
پاسخ:

$$\sigma_{rr} = A^* - \frac{B^*}{r^3}$$

$$\begin{cases} \sigma_{rr}|_{r=a} = -P \\ \sigma_{rr}|_{r=b} = 0 \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} A^* - \frac{B^*}{a^3} = -P \\ A^* - \frac{B^*}{b^3} = 0 \Rightarrow B^* = A^* b^3 \end{cases}$$

$$A^* - \frac{A^* b^3}{a^3} = -P \Rightarrow A^* = \frac{Pa^3}{b^3 - a^3} \quad \& \quad b^* = \frac{Pa^3 b^3}{b^3 - a^3}$$

$$\begin{cases} \sigma_{rr} = \frac{Pa^3}{b^3 - a^3} \left( 1 - \frac{b^3}{r^3} \right) \\ \sigma_{\theta\theta} = \frac{Pa^3}{b^3 - a^3} \left( 1 + \frac{b^3}{2r^3} \right) \end{cases}$$





$$\sigma_{\theta\theta} \Big|_{r=a} = \frac{Pa^3}{b^3 - a^3} \left( 1 + \frac{b^3}{2a^3} \right) =$$

$$\sigma_{\theta\theta} \Big|_{r=b} = \frac{P(2a^3 + b^3)}{2(b^3 - a^3)} = \frac{3P}{2(b^3 - a^3)}$$

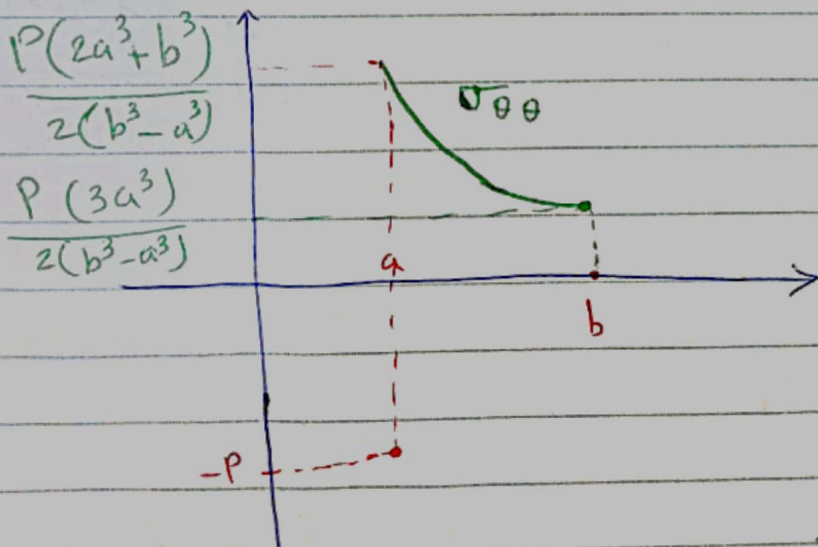
$$\sigma_{\theta\theta} \Big|_{r=a} > \sigma_{rr} \Big|_{r=b} \quad \text{فرض کنیم}$$

$$\left| \frac{P(2a^3 + b^3)}{2(b^3 - a^3)} \right| > \frac{3P}{2(b^3 - a^3)}$$

$$2a^3 + b^3 > 2b^3 - 2a^3$$

$$4a^3 > b^3 \Rightarrow b < \sqrt[3]{4}a$$

$$b < 1.587a$$



$$\Downarrow$$

$$\sigma_{\theta\theta} \Big|_{r=a} > \sigma_{rr} \Big|_{r=b}$$

$b < 1.587a$  (در صورتی که)

$$\sigma_{\theta\theta} \Big|_{r=a} \Big|_{\max} = \sigma_{\theta\theta} \Big|_{r=a} = \frac{P(2a^3 + b^3)}{2(b^3 - a^3)}$$

$$\sigma_{\theta\theta} \Big|_{r=a} \Big|_{\max} \Rightarrow \text{if } b < 1.587a$$

$$\sigma_{rr} \Big|_{r=b} \Big|_{\max} \Rightarrow \text{if } b > 1.587a$$

$$u|_{r=a} = r \epsilon_{\theta\theta}|_{r=a} = r \frac{1}{E} \left[ \overset{\sigma_{\theta\theta} = \sigma_{\theta\theta}}{\sigma_{\theta\theta}} - \nu (\sigma_{rr} + \sigma_{\theta\theta}) \right] |_{r=a}$$

$$u = \frac{r}{E} \left[ (1-\nu) \sigma_{\theta\theta} - \nu \sigma_{rr} \right]$$

$$u = \frac{r}{E} \left[ (1-\nu) \left( A^* + \frac{B^*}{2r^3} \right) - \nu \left( A^* - \frac{B^*}{r^3} \right) \right]$$

$$u = \frac{r}{E} \left[ (1-2\nu) A^* + \frac{B^*}{2r^3} (1-\nu+2\nu) \right]$$

$$u = \frac{r}{E} \left[ (1-2\nu) A^* + \frac{B^*}{2r^3} (1+\nu) \right]$$

$$u|_{r=a} = \frac{a}{E} \left[ (1-2\nu) A^* + \frac{B^*}{2a^3} (1+\nu) \right]$$

$$u|_{r=b} = \frac{b}{E} \left[ (1-2\nu) A^* + \frac{B^*}{2b^3} (1+\nu) \right]$$

$$r_i)_{New} = a + u|_{r=a} = \checkmark$$

$$r_o)_{New} = b + u|_{r=b} = \checkmark$$

$$t_{New} = r_o)_{New} - r_i)_{New} = b-a + u/r=b - u/r=a$$

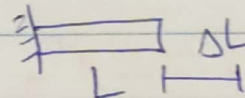
$$\Delta t = t_{New} - t_{old} = u/r=b - u/r=a$$

↘ b-a

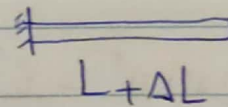
بار حرارتی؟

$$\Delta L = L \alpha \Delta T$$

واحد  $\frac{1}{K}$  ← ضریب انبساط حرارتی خطی



$$\epsilon = \frac{\Delta L}{L} = \alpha \Delta T$$



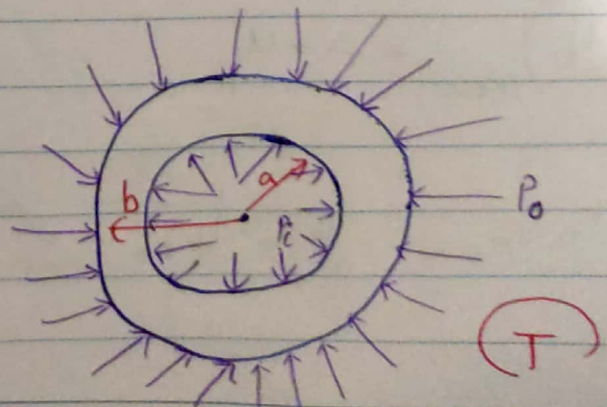
$$\Delta T = T - T_0$$

→ دمای که در آن کرنش نداریم

$$\Delta T : T$$

منقار

تحلیل الاستیک تحت فشار در جدار ضخیم تحت فشار داخلی و بار حرارتی:



$$\left[ \begin{aligned} \epsilon_{rr} &= \frac{1}{E} \left[ \sigma_{rr} - \nu(\sigma_{\theta\theta} + \sigma_{zz}) \right] + \epsilon^T \rightarrow \alpha \Delta T \\ \epsilon_{\theta\theta} &= \frac{1}{E} \left[ \sigma_{\theta\theta} - \nu(\sigma_{rr} + \sigma_{zz}) \right] + \epsilon^T \\ \epsilon_{zz} &= \frac{1}{E} \left[ \sigma_{zz} - \nu(\sigma_{rr} + \sigma_{\theta\theta}) \right] + \epsilon^T \end{aligned} \right.$$

$$\left\{ \begin{aligned} \sigma_{rr} - \nu \sigma_{\theta\theta} + \nu \sigma_{zz} &= E \epsilon_{rr} - E \alpha \Delta T \\ -\nu \sigma_{\theta\theta} - \nu \sigma_{zz} &= E \epsilon_{\theta\theta} - E \alpha \Delta T \\ -\nu \sigma_{rr} - \nu \sigma_{\theta\theta} + \sigma_{zz} &= E \epsilon_{zz} - E \alpha \Delta T \end{aligned} \right.$$

$$\sigma_{rr} = \frac{\begin{vmatrix} E \epsilon_{rr} - E \alpha \Delta T & -\nu & -\nu \\ E \epsilon_{\theta\theta} - E \alpha \Delta T & 1 & -\nu \\ E \epsilon_{zz} - E \alpha \Delta T & -\nu & 1 \end{vmatrix}}{\begin{vmatrix} 1 & -\nu & -\nu \\ -\nu & 1 & -\nu \\ -\nu & -\nu & 1 \end{vmatrix}}$$

$$\sigma_{rr} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\epsilon_{rr} + \nu(\epsilon_{\theta\theta} + \epsilon_{zz}) \right] - \frac{E\alpha T}{1-2\nu}$$

در همین ترتیب

$$\sigma_{\theta\theta} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\epsilon_{\theta\theta} + \nu(\epsilon_{rr} + \epsilon_{zz}) \right] - \frac{E\alpha T}{1-2\nu}$$

$$\sigma_{zz} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\epsilon_{zz} + \nu(\epsilon_{\theta\theta} + \epsilon_{rr}) \right] - \frac{E\alpha T}{1-2\nu}$$

$$\begin{bmatrix} \sigma_{rr} \\ \sigma_{\theta\theta} \\ \sigma_{zz} \end{bmatrix} = E \begin{bmatrix} A & B & B \\ B & A & B \\ B & B & A \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \epsilon_{rr} \\ \epsilon_{\theta\theta} \\ \epsilon_{zz} \end{bmatrix} + E\alpha T \begin{bmatrix} 1 \\ 1 \\ 1 \end{bmatrix}$$

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

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

$$C = \frac{-1}{1-2\nu}$$

① در حالت تنش صفی  $\sigma_{rz} = \sigma_{zz} = \sigma_{\theta z} = 0$  : Plane stress

② در حالت کرنش صفی  $\epsilon_{zz} = \epsilon_{rz} = \epsilon_{\theta z}$

② Plane strain  $\sigma_{rr} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\epsilon_{rr} + \nu\epsilon_{\theta\theta} \right] - \frac{E\alpha T}{1-2\nu}$

$\sigma_{\theta\theta} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \left[ (1-\nu)\epsilon_{\theta\theta} + \nu\epsilon_{rr} \right] - \frac{E\alpha T}{1-2\nu}$

$$\left\{ \begin{array}{l} \sigma_{rr} = E(A\epsilon_{rr} + B\epsilon_{\theta\theta}) + E\alpha T \\ \sigma_{\theta\theta} = E(B\epsilon_{rr} + A\epsilon_{\theta\theta}) + E\alpha T \end{array} \right.$$

(1) Plane stress ✓  
 (2) Plane strain ✓  
 (3) Plane strain ✓

$$A = \frac{1-\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)} \quad B = \frac{\nu}{(1+\nu)(1-2\nu)} \quad C = \frac{-1}{1-2\nu}$$

→ b) Plane stress

④ 
$$\left\{ \begin{array}{l} A = \frac{1}{1-\nu^2} \\ B = \frac{\nu}{1-\nu^2} \\ C = \frac{-1}{1-\nu} \end{array} \right.$$

⑤ 
$$\epsilon_{rr} = \frac{du}{dr}$$

⑥ 
$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r}$$

(6,5)

→ (1,2)

$$\sigma_{rr} = E \left( A \frac{du}{dr} + B \frac{u}{r} \right) + EC\alpha T \quad (7)$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E \left( B \frac{du}{dr} + A \frac{u}{r} \right) + EC\alpha T \quad (8)$$

$$\frac{d\sigma_{rr}}{dr} + \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta}}{r} = 0 \quad (9)$$

$$\frac{dE}{dr} \left( A \frac{du}{dr} + B \frac{u}{r} \right) + E \left( A \frac{d^2u}{dr^2} + B \left( \frac{1}{r} \frac{du}{dr} - \frac{u}{r^2} \right) \right) + C \frac{d}{dr} (E\alpha T)$$

$$+ \frac{E}{r} \left( (A-B) \frac{du}{dr} + (B-A) \frac{u}{r} \right) = 0$$

$$\Rightarrow (EA) \frac{d^2u}{dr^2} + \left[ A \frac{dE}{dr} + \frac{EB}{r} + \frac{E}{r} (A-B) \right] \frac{du}{dr}$$

$$+ \left[ \frac{B}{r} \frac{dE}{dr} - \frac{EB}{r^2} + \frac{E}{r^2} (B-A) \right] u + C \frac{d}{dr} (E\alpha T) = 0$$

$$\times \frac{1}{EA} : \frac{d^2u}{dr^2} + \left[ \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} + \frac{1}{r} \right] \frac{du}{dr} + \left[ \frac{1}{r} \frac{B}{A} \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} - \frac{1}{r^2} \right] u$$

$$+ \frac{C}{EA} \frac{d}{dr} (E\alpha T) = 0 \quad (10)$$

$$\frac{d\alpha}{dr} = 0 \quad \frac{dE}{dr} = 0 \quad \text{المرادہ ممکن ہے:}$$

$$\frac{d^2 u}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{du}{dr} - \frac{u}{r^2} = -\frac{c\alpha}{A} \frac{dT}{dr} \quad (11)$$

$$\frac{d}{dr} \left( \frac{1}{r} \frac{d}{dr} (ur) \right) = -\frac{c\alpha}{A} \frac{dT}{dr}$$

$$\frac{1}{r} \frac{d}{dr} (ur) = c\alpha T + c_1'$$

$$d(ur) = c\alpha T r dr + c_1' r dr$$

$$ur = c\alpha \int T r dr + \frac{c_1'}{2} r^2 + c_2$$

$$u = c\alpha \frac{1}{r} \int_a^r T r dr + c_1 r + \frac{c_2}{r} \quad (12) \quad \text{جابجایی شعاعی در راستای r}$$

$$\epsilon_{rr} = \frac{du}{dr} = c\alpha \left[ -\frac{1}{r^2} \int_a^r T r dr + \frac{1}{r} (Tr) \right] + c_1 - \frac{c_2}{r^2}$$

$$\epsilon_{rr} = -\frac{c\alpha}{r^2} \int_a^r T r dr + \alpha T + c_1 - \frac{c_2}{r^2} \quad (13)$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r} = \frac{c\alpha}{r^2} \int_a^r T r dr + c_1 + \frac{c_2}{r^2} \quad (14)$$



13, 14 → 7, 8

$$\sigma_{rr} = E \left[ -A \frac{C\alpha}{r^2} \int_a^r T r dr + AC\alpha T + AC_1 - \frac{AC_2}{r^2} \right]$$

$$+ \frac{BC\alpha}{r^2} \int_a^r T r dr + BC_1 + \frac{BC_2}{r^2} ] + E\alpha\epsilon T$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E \left[ -\frac{BC\alpha}{r^2} \int_a^r T r dr + BC\alpha T + BC_1 - \frac{BC_2}{r^2} \right]$$

$$+ \frac{AC\alpha}{r^2} \int_a^r T r dr + AC_1 + \frac{AC_2}{r^2} ] + EC\alpha T$$

$A^*$

$B^*$

$C^*$

$$\sigma_{rr} = E(A+B)C_1 - E(A-B)C_2 \frac{1}{r^2} - EC\alpha(A-B) \frac{1}{r^2} \int_a^r T r dr$$

$$+ EC\alpha(A+1) \frac{T}{D_1^*}$$

(15)

$$\sigma_{\theta\theta} = E(A+B)C_1 + E(A-B)C_2 \frac{1}{r^2} + EC\alpha(A-B) \frac{1}{r^2} \int_a^r T r dr$$

$$+ EC\alpha(B+1) \frac{T}{D_2^*}$$

(16)

$$\sigma_{rr} = A^* - \frac{B^*}{r^2} - C^* \frac{1}{r^2} \int_a^r T r dr + D_1^* T$$

$$\sigma_{\theta\theta} = A^* + \frac{B^*}{r^2} + C^* \frac{1}{r^2} \int_a^r T r dr + D_2^* T$$

$$u = C\alpha \frac{1}{r} \int_a^r T r dr + C_1 r + \frac{C_2}{r}$$

$$A^* = E(A+B)C_1$$

$$B^* = E(A-B)C_2$$

$$C^* = EC\alpha(A-B)$$

$$D_1^* = EC\alpha(A+1)$$

$$D_2^* = EC\alpha(B+1)$$

plane stress  $\rightarrow$

$$A = \frac{1}{1-\nu^2}$$

$$B = \frac{\nu}{1-\nu^2}$$

plane strain  $\rightarrow$

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

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

Exa: یک مخزن استوانه‌ای تحت فشار داخلی 30MPa و فشار خارجی 10MPa قرار دارد ابعاد و عرض

تحت تأثیر بار حرارتی به صورت  $T = Kr$  قرار بگیرد مطلوب است تغییر ضخامت مخزن؟

$$\nu = 0.3$$

$$\alpha = 10^{-3} / ^\circ C$$

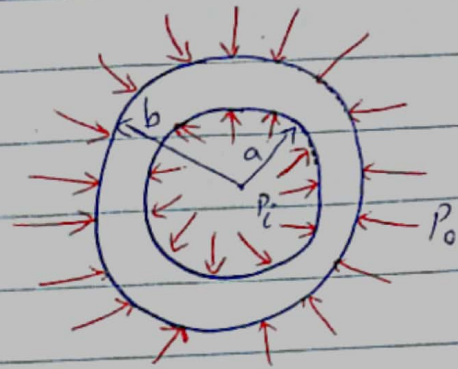
$$E = 200 \text{ GPa}$$

$$K = 300$$

شرایط : Plane stress  
شعاع داخلی مخزن 30cm  
شعاع خارجی 50cm

کلا مثالی بی جواب H.W هستن، استاد حلشون نکرده

تحليل مخازن جدار ضخيم كروي تحت فشار و بار حراري



$$\left\{ \begin{aligned} \epsilon_{rr} &= \frac{1}{E} [\sigma_{rr} - \nu(\sigma_{\theta\theta} + \sigma_{\phi\phi})] + \alpha T \end{aligned} \right.$$

$$\left\{ \begin{aligned} \epsilon_{\theta\theta} = \epsilon_{\phi\phi} &= \frac{1}{E} [\sigma_{\theta\theta} - \nu(\sigma_{rr} + \sigma_{\phi\phi})] + \alpha T \end{aligned} \right.$$

$$\& \sigma_{\theta\theta} = \sigma_{\phi\phi}$$

$$\left. \begin{aligned} \nu \sigma_{rr} - 2\nu \sigma_{\phi\phi} &= E \epsilon_{rr} - E \alpha T \end{aligned} \right\}$$

$$\left. \begin{aligned} -\nu \sigma_{rr} + (1-\nu) \sigma_{\phi\phi} &= E \epsilon_{\theta\theta} - E \alpha T \end{aligned} \right\}$$

$$(1-\nu-2\nu^2) \sigma_{\phi\phi} = E(\nu \epsilon_{rr} + \epsilon_{\phi\phi}) - \frac{E \alpha T (1+\nu)}{(1+\nu)(1-2\nu) 1-\nu-2\nu^2}$$

$$\sigma_{\phi\phi} = E \left( \frac{\nu}{1-\nu-2\nu^2} \epsilon_{rr} + \frac{1}{1-\nu-2\nu^2} \epsilon_{\phi\phi} \right) - \frac{E \alpha T (1+\nu)}{(1+\nu)(1-2\nu) 1-\nu-2\nu^2}$$

$$\sigma_{rr} = E \left( \frac{2\nu^2}{1-\nu-2\nu^2} \epsilon_{rr} + \frac{2\nu}{1-\nu-2\nu^2} \epsilon_{\phi\phi} \right) - E \alpha T \left( \frac{2\nu}{1-2\nu} \right)$$

$$+ E \epsilon_{rr} - E \alpha T$$

$$\sigma_{rr} = E \left( \frac{1-\nu}{1-\nu-2\nu^2} \epsilon_{rr} + \frac{2\nu}{1-\nu-2\nu^2} \epsilon_{\theta\theta} \right) - E\alpha T \left( 1 + \frac{2\nu}{1-2\nu} \right)$$

$$\sigma_{rr} = E \left( \frac{1-\nu}{1-\nu-2\nu^2} \epsilon_{rr} + \frac{2\nu}{1-\nu-2\nu^2} \epsilon_{\theta\theta} \right) + \frac{E\alpha T}{\cancel{1-\nu-2\nu^2}} \left( \frac{-1}{1-2\nu} \right)$$

$$\sigma_{rr} = E(A^* \epsilon_{rr} + 2B^* \epsilon_{\theta\theta}) + EC^* \alpha T \quad (1)$$

$$\sigma_{\theta\theta} = \sigma_{\phi\phi} = E(B^* \epsilon_{rr} + (A^* + B^*) \epsilon_{\theta\theta}) + EC^* \alpha T \quad (2)$$

$$\epsilon_{rr} = \frac{du}{dr} \quad (4) \quad A^* = \frac{1-\nu}{1-\nu-2\nu^2} \quad C^* = \frac{-1}{1-2\nu} \quad (3)$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r} \quad (5) \quad B^* = \frac{\nu}{1-\nu-2\nu^2}$$

$$(4) + (5) \rightarrow (1) \times (2)$$

$$\sigma_{rr} = E \left( A^* \frac{du}{dr} + 2B^* \frac{u}{r} \right) + EC^* \alpha T \quad (6)$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E \left( B^* \frac{du}{dr} + (A^* + B^*) \frac{u}{r} \right) + EC^* \alpha T \quad (7)$$

$$\frac{d\sigma_{rr}}{dr} + \frac{2}{r} (\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta}) = 0 \quad (8) \quad \text{(L.D.B.W.B.)}$$

(697) → 8

$$\frac{dE}{dr} \left[ A^* \frac{du}{dr} + 2B^* \frac{u}{r} \right] + E \left[ A^* \frac{d^2u}{dr^2} + 2B^* \left( \frac{1}{r} \frac{du}{dr} - \frac{u}{r^2} \right) \right]$$

$$+ C^* \frac{d}{dr} (E\alpha T) + \frac{2E}{r} \left[ (A^* - B^*) \frac{du}{dr} + (B^* - A^*) \frac{u}{r} \right] = 0 \quad (9)$$

$$(EA^*) \frac{d^2u}{dr^2} + \left[ A^* \frac{dE}{dr} + \frac{2EB^*}{r} + \frac{2E}{r} (A^* - B^*) \right] \frac{du}{dr}$$

$$+ \left[ \frac{2B^*}{r} \frac{dE}{dr} - \frac{2EB^*}{r^2} + \frac{2E}{r^2} (B^* - A^*) \right] u = -C^* \frac{d}{dr} [E\alpha T]$$

$\times \frac{1}{EA^*} :$

$$\frac{d^2u}{dr^2} + \left[ \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} + \frac{2}{r} \right] \frac{du}{dr} + \left[ 2 \frac{B^*}{A^*} \frac{1}{r} \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} - \frac{2}{r^2} \right] u$$

$$= - \frac{C^*}{EA^*} \frac{d}{dr} (E\alpha T)$$

معادله دیفرانسیل حاکم بر جابجایی شعاعی الحان

$$\frac{dE}{dr} = \frac{d\alpha}{dr} = 0 \text{ : الرمز في الحل بالأسف}$$

$$\frac{d^2 u}{dr^2} + \frac{2}{r} \frac{du}{dr} - \frac{2u}{r^2} = - \frac{c^* \alpha}{A^*} \frac{dT}{dr} \quad (11)$$

$$\frac{d}{dr} \left( \frac{1}{r^2} \frac{d}{dr} (ur^2) \right) = - \frac{c^* \alpha}{A^*} \frac{dT}{dr} \quad (12)$$

$$\frac{1}{r^2} \frac{d}{dr} (ur^2) = - \frac{c^* \alpha}{A^*} T + C_1$$

$$d(ur^2) = - \frac{c^* \alpha}{A^*} T r^2 dr + C_1 r^2 dr$$

$$ur^2 = - \frac{c^* \alpha}{A^*} \int_a^r T r^2 dr + \frac{C_1}{3} r^3 + C_2$$

$$u = C_1 r + \frac{C_2}{r^2} - \frac{c^* \alpha}{A^*} \frac{1}{r^2} \int_a^r T r^2 dr \quad (13)$$

$$(14) \quad \epsilon_{rr} = \frac{du}{dr} = C_1 - \frac{2C_2}{r^3} - \frac{c^* \alpha}{A^*} \left[ - \frac{2}{r^3} \int_a^r T r^2 dr + \frac{1}{r^2} (T r^3) \right]$$

$$(15) \quad \epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r} = C_1 + \frac{C_2}{r^3} - \frac{c^* \alpha}{A^*} \frac{1}{r^3} \int_a^r T r^2 dr$$

14 6 15  $\rightarrow$  1, E

$$\sigma_{rr} = E \left[ A^* c_1 - \frac{2A^* c_2}{r^3} + \frac{2A^* c \alpha}{A^*} \frac{1}{r^3} \int_a^r T r^2 dr - \frac{A^* c \alpha T}{A^*} \right]$$

$$+ 2B^* c_1 + \frac{2B^* c_3}{r^3} - \frac{2B^* c \alpha}{A^*} \frac{1}{r^3} \int_a^r T r^2 dr \Big] + E c \alpha T$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E \left[ 2B^* c_1 - \frac{2B^* c_2}{r^3} - \frac{B^* c \alpha}{A^*} \frac{1}{r^3} \int_a^r T r^2 dr - \frac{B^* c \alpha T}{A^*} \right]$$

$$+ (A^* + B^*) c_1 + \frac{(A^* + B^*) c_2}{r^3} - \frac{(A^* + B^*) c \alpha}{A^*} \frac{1}{r^3} \int_a^r T r^2 dr \Big]$$

سوال (سازی) کی جواب

$$\sigma_{rr} = E (A^* + 2B^*) c_1 - 2E (A^* - B^*) c_2 \frac{1}{r^3} - \frac{2B^* c \alpha}{A^*} \left( 1 - \frac{A^*}{B^*} \right) \frac{1}{r^3} \int_a^r T r^2 dr + E c \alpha T$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E (A^* + 2B^*) c_1 + E (A^* - B^*) c_2 \frac{1}{r^3} - \frac{B^* c \alpha}{A^*} (2B^* - A^* - B^*) \times \frac{1}{r^3} \int_a^r T r^2 dr + E c \alpha T \left( -\frac{B^*}{A^*} + 1 \right)$$

$$\sigma_{\phi\phi} = \underbrace{E(A+2B^*)}_{A^*} C_1 + \underbrace{E(A-B^*)}_{\frac{B^*}{2}} C_2 \frac{1}{r^3} + \frac{BC}{A} \alpha \left(1 - \frac{A}{B}\right) \times \frac{1}{r^3} \int_a^r Tr^2 dr$$

$$+ \underbrace{EC\alpha \left(1 - \frac{B}{A}\right)}_{D^*} T$$

$$\sigma_{rr} = A^* - \frac{B^*}{r^3} - \frac{c^*}{r^3} \int_a^r Tr^2 dr$$

$$\sigma_{\phi\phi} = A^* + \frac{B^*}{2r^3} + \frac{c^*}{2r^3} \int_a^r Tr^2 dr + D^* T$$

$$A^* = E(A+2B)C_1$$

$$B^* = 2E(A-B)C_2$$

$$C^* = \frac{2BC\alpha}{A} \left(1 - \frac{A}{B}\right)$$

$$D^* = EC\alpha \left(1 - \frac{B}{A}\right)$$

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

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

$$c = \frac{-1}{1-2\nu}$$

$$u = C_1 r + \frac{C_2}{r^2} - \frac{C\alpha}{A} \frac{1}{r^2} \int_a^r Tr^2 dr$$



Year. ....

Month. ....

Data. ....

Subject .....

Ex 9: زوای جدار ضخیم به شعاع داخلی 20cm و ضخامت جدار 5cm تحت فشار خارجی

30MPa قرار دارد. اگر ضخامت جدار تحت گرادیان دما  $T = 1000^\circ\text{C}$  قرار گیرد مطلوب است

تغییر حجم داخلی عمیق نسبت به حالتی که تحت فشار و دما قرار ندارد (یعنی نسبت به حجم اولیه)

$$E = 200 \text{ G Pa} \quad \nu = 0.3 \quad \alpha = (1.6)(10^{-6}) \text{ } 1/^\circ\text{C}$$

$$\Delta a = u \Big|_{r=a} = r^2 \sigma_{\theta\theta} = \frac{r}{E} \left[ \sigma_{\theta\theta} - \nu(\sigma_{rr} + \sigma_{\phi\phi}) \right] \Big|_{r=a}$$

$$\Delta a = \frac{a}{E} \left[ (1-\nu)\sigma_{\theta\theta} \Big|_{r=a} - \nu\sigma_{rr} \Big|_{r=a} \right]$$

$$\begin{cases} \sigma_{rr} \Big|_{r=a} = 0 \\ \sigma_{rr} \Big|_{r=b} = -30(10^6) \end{cases} \rightarrow \begin{cases} A^* - \frac{B^*}{0.2^3} - \frac{C^*}{(0.2)^3} = 0 \\ A^* - \frac{B^*}{0.25^3} - \frac{C^*}{(0.25)^3} = -30 \times 10^6 \end{cases}$$

$\int_{0.2}^{0.25} (10000v^2)r^2 dr = 0$   
 $\rightarrow A^* = \checkmark$   
 $B^* = \checkmark$

$$\sigma_{\theta\theta} \Big|_{r=a} = A^* + \frac{B^*}{2r^3} + \frac{C^*}{2r^3} \Big|_a^a = A^* + \frac{B^*}{2a^3} + \frac{C^*}{2a^3} = -30(10^6)$$

$$\Delta a = \checkmark \rightarrow \nu_2 = \checkmark \quad \Delta \nu = \nu_2 - \nu_1 = \checkmark$$

یک محلول کروی جدار ضخیم به شعاع داخلی  $30\text{cm}$  و شعاع خارجی  $40\text{cm}$  تحت

فشار داخلی و خارجی یکسان  $20\text{MPa}$  قرار گرفته است. مطلوب است اثر تابع به صورت

باشد، مقادیر تنش شعاعی و محیطی را در وسط جداره بدست آورید و همچنین حد اکثر

$$T = \frac{1000}{r^2}$$

تنش محیطی در چه شعاعی از گره اتفاق می افتد؟

## FGM

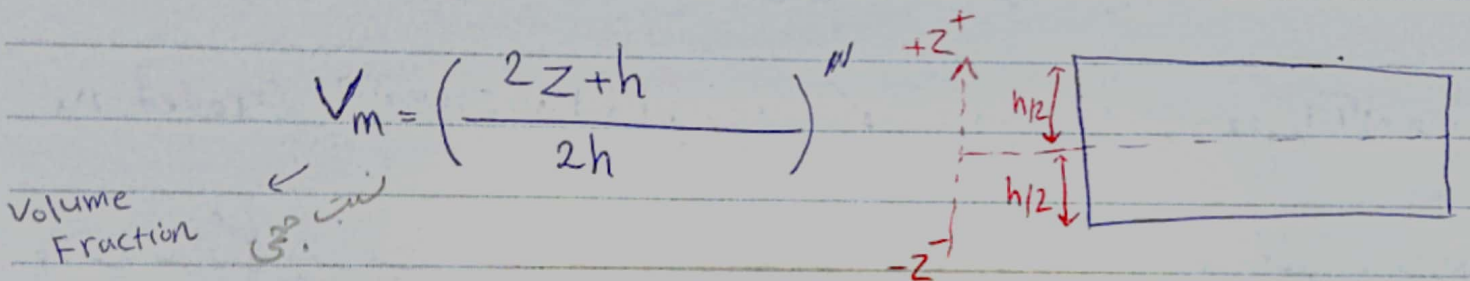
زمانی که جنس محرز از ماده غیر ممکن باشد برای بدست آوردن وضعیت جابه جایی و قتش هاد نقاط مختلف جداره محرز راه حل تحلیل دقیق فوایدش را یا خاص قابل بدست آوردن است در غیر این صورت باید از روش های عددی کمک گرفت

یکی از مواد نامحکم پیرفته مواد مدرج تابعی می باشد که واژه انگلیسی آن FGM (Functionally Graded Material) این نوع از مواد بعضی مواقع به عنوان مواد حد فضا از آن ها نام برده می شود مواد کامپوزیت پیرفته از هتند که خواص ماده به صورت پیرفته تغییر می یابد از نقطه ای به نقطه دیگر معمولاً ترکیب اصل این مواد فلز و کامپوزیت می باشد

این مواد FG در دهه 80 میلادی توسط گروهی از دانشمندان ژاپنی با سرپرستی آکامی پرفور Nino مطرح شد که در دهه بعد مهمترین پروژه مطرح در ژاپن بود از آن جا می آید که خواص این مواد به صورت تدریجی تغییر می کنند کاربرد وسیعی توانی برای آن در نظر گرفت به عنوان مثال در برابری یک مثال به زیر سطح دمای دماغه آن چند نوع برابر سطح خود شنیدی شود لذا باید ماده مورد استفاده در دماغه مثال تحمل دما آن را داشته باشد لذا باید از کامپوزیت خاص استفاده شود از طرفی احتمال برابری به بدنه فلز کلاسیک است و بسیار سخت است و می تواند منجر به حوادث جبران ناپذیر گردد همچنان که در این زمینه کامپوزیت که تعداد قابل توجهی

از رفتار مولد آن با سایر آن قرار داشتند دچار حادثه گردید و تمام سازه‌ها شکست شدند.  
 ایده ساده FG یک می نمایند که سازه ای داشته باشد با سرامیک که آرام آرام با یکدیگر  
 که قابلیت انتقال به بدنه فلز را داشته باشد

در طبیعت نیز مواد FGM وجود دارد که پوست موز از جمله آن‌هاست.



$$V_m \Big|_{z=h/2} = 1$$

$$V_m \Big|_{z=-h/2} = 0$$

شکل نمودار  $V_m - z/h$  (نسبت حجمی)

$$P_f = \sum_{j=1} P_j V_{fj}$$

$P_f$  و  $P_j$   
 خواص موثر ماده در  $FGM$

$$\sum_{j=1} V_{fj} = 1$$

$\alpha_f \rightarrow$  ضریب انبساط حرارتی

$$P_j = P_0 \left( P_{-1} T^{-1} + 1 + P_1 T + P_2 T^2 + P_3 T^3 \right)$$

$P_0, P_{-1}, P_1, \dots \rightarrow$  از جدول برای مواد مختلف می‌خوانیم

مدل کیسول:

$$E_f(z, T) = \left[ E_m(T) - E_c(T) \right] \left( \frac{2z+h}{2h} \right)^N + E_c(T)$$

Table 1-2

Year. \_\_\_\_\_

Month. \_\_\_\_\_

Date. \_\_\_\_\_

Subject \_\_\_\_\_

جای خالی ها جداول هستند! داده های جداول احتمالا توی امتحان میدن

$$\alpha_f(z, T) = \left[ \alpha_m(T) - \alpha_c(T) \right] \left( \frac{2z+h}{2h} \right)^N + \alpha_c(T)$$

تمرین: در دمای  $500^\circ\text{K}$  برای یک پلست ~~که خواص آن از سطح پلاستی~~  $(z = -\frac{h}{2})$

فولاد ضد زنگ تا  $z = \frac{h}{2}$  نیکل به صورت ماده درج تابعی تغییر می کند در  $z = 0.1\text{m}$   
Steel ←      Nickel!

مقادیر ضریب پداسون و مدول الاستیسیته را بدست آورید فرض نماید ضخامت کل پلست

0.03 است.



مراج  
برای مواد تابعی Mari-Tanaka

برای استیج

$$\frac{k_f - k_1}{k_2 - k_1} = \frac{v_2}{1 + (1 - v_2) \left( \frac{3(k_2 - k_1)}{3k_1 + 4G_1} \right)}$$

$$\frac{G_f - G_1}{G_2 - G_1} = \frac{v_2}{1 + (1 - v_2) \left( \frac{(G_2 - G_1)}{(G_1 + f_1)} \right)}$$

$$\frac{\alpha_f - \alpha_1}{\alpha_2 - \alpha_1} = \frac{\left( \frac{1}{k_f} \right) - \left( \frac{1}{k_1} \right)}{\left( \frac{1}{k_2} \right) - \left( \frac{1}{k_1} \right)}$$

$$\frac{k_f - k_1}{k_2 - k_1} = \frac{v_2}{1 + (1 - v_2) \left( \frac{(k_2 - k_1)}{3k_1} \right)}$$

$$v_1 - v_2 = 1$$

$$f_1 = \frac{G_1 (9k_1 + 8G_1)}{6(k_1 + 2G_1)}$$

$V_1 =$  Volume fraction . the matrix Phase

$V_2 =$  " " Particulate

$k_f =$  The effective local bulk modulus

$G_f =$  Thermal conductivity

$\alpha_f =$  Thermal expansion coefficient

یکی از سه طرح مواد مرکب ترکیب گاه، دلیل است می دانیم که گن به تنهایی در برابر بارندازهای

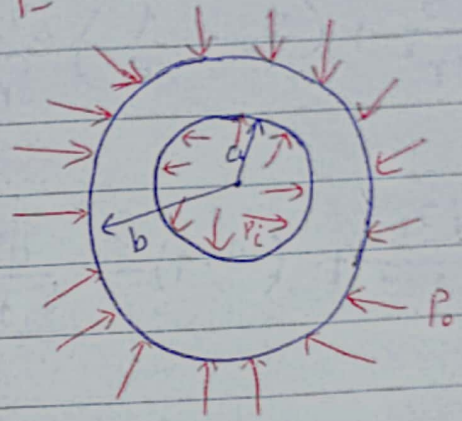
مختلف نایاب است اما وقتی با گاه ترکیب می شود مقاومت خوبی از خود نشان می دهند

گن و سبب خازنی (گاه) تشکیل می شود که قرار نیست با هم واکنش شیمیایی انجام دهند

ولی هدف مورد نظر را تا صحنه می کنند.

تحليل الاستاتيكا قاذرة جدار ضخيم تحت فشار (قناة استوار) FGM

عجب شکل می! :



Shell پوسته  $\begin{cases} \text{thin} & \frac{t}{r_{min}} < \frac{1}{2n} \\ \text{thick} & \sim > \frac{1}{2n} \end{cases}$

از آن جایی که معادلات مربوط به معترض استوار جدار ضخیم که در درس اول گفته شد، در ابتدا خواص ماده

ناهمگن فرض شده بود لذا در اینجا از همان معادله شماره ۱ می توانیم استفاده کنیم:

$$\frac{d^2 u}{dr^2} + \left[ \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} + \frac{1}{r} \right] \frac{du}{dr} + \left[ \frac{1}{r} \frac{B}{A} \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} - \frac{1}{r^2} \right] u = 0 \quad (1)$$

معادله دیفرانسیل حاکم بر جدار جایی شعاع r

یکی از بزرگترین کاربردهای این مدل هر ماده FGM به شکل رابطه زیر می باشد:

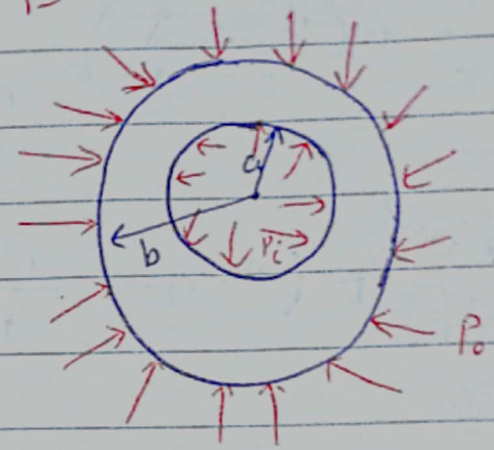
$$E = E_i \left( \frac{r}{a} \right)^A = E_i a^{-A} r^A \quad (2)$$

A: ثابت ماصحلی

$$\frac{1}{E} \frac{dE}{dr} = \frac{1}{E_i a^{-A} r^A} \cdot A E_i a^{-A} r^{A-1} = \frac{A}{r} \quad (3)$$

FGM استوانه  
 تحلیل الاستاتیک قمارون جدار ضخیم تحت فشار (فازد استوانه)

عجب شکل می! :



shell پوسته  $\left\{ \begin{array}{l} \text{thin } \frac{t}{P_{min}} < \frac{1}{2n} \\ \text{thick } \sim > \frac{1}{2n} \end{array} \right.$

از آن جایی که معادلات مربوط به مترن استوانه جدار ضخیم که در درس اول گفته شد، در ابتدا خواص ما

ناهمگن فرض شده بود لذا در اینجا از همان معادله شماره ۱ هم می توانیم استفاده کنیم:

$$\frac{d^2 u}{dr^2} + \left[ \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} + \frac{1}{r} \right] \frac{du}{dr} + \left[ \frac{1}{r} \frac{B}{A} \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} - \frac{1}{r^2} \right] u = 0 \quad (1)$$

معادله دیفرانسیل حاکم بر جابجایی شعاع الکل

یکی از بکاربردترین مدل‌ها ماده FGM به شکل رابطه زیر می باشد:

$$E = E_i \left( \frac{r}{a} \right)^n = E_i a^{-n} r^n \quad (2)$$

n: ثابت ناهمگنی

$$\frac{1}{E} \frac{dE}{dr} = \frac{1}{E_i a^{-n} r^n} \cdot E_i \cdot n \cdot r^{n-1} = \frac{n}{r} \quad (3)$$

$$\frac{d^2 u}{dr^2} + \left(\frac{n}{r} + \frac{1}{r}\right) \frac{du}{dr} + \left(\frac{1}{r} \frac{B}{A} \frac{n}{r} - \frac{1}{r^2}\right) u = 0$$

$$\frac{d^2 u}{dr^2} + (n+1) \frac{1}{r} \frac{du}{dr} + \left(n \frac{B}{A} - 1\right) \frac{1}{r^2} u = 0 \quad (4)$$

$$r = e^z \rightarrow z = \ln r \quad (5)$$

$$\frac{du}{dr} = \frac{du}{dz} \frac{dz}{dr} = \frac{du}{dz} \left(\frac{1}{r}\right) = e^{-z} \frac{du}{dz} \quad (6)$$

$$\frac{d^2 u}{dr^2} = \frac{d}{dr} \left(\frac{du}{dr}\right) = \frac{d\left(\frac{du}{dz}\right)}{dr} = \frac{d\left(e^{-z} \frac{du}{dz}\right)}{dz} \frac{dz}{dr}$$

$$= \left(-e^{-z} \frac{du}{dz} + e^{-z} \frac{d^2 u}{dz^2}\right) (e^{-z}) = e^{-2z} \frac{du}{dz} + e^{-2z} \frac{d^2 u}{dz^2} \quad (7)$$

$$(6) \& (7) \rightarrow (4) : \left(-e^{-2z} \frac{du}{dz} + \frac{e^{-2z} d^2 u}{dz^2}\right) + (n+1) e^{-z} e^{-z} \frac{du}{dz}$$

$$+ \left(n \frac{B}{A} - 1\right) e^{-2z} u = 0$$

$$-\frac{du}{dz} + \frac{d^2 u}{dz^2} + (n+1) \frac{du}{dz} + \left(n \frac{B}{A} - 1\right) u = 0$$

$$\frac{d^2 u}{dz^2} + n \frac{du}{dz} + \left( n \frac{B}{A} - 1 \right) u = 0 \quad (8)$$

$$m^2 + nm + \left( n \frac{B}{A} - 1 \right) = 0$$

$$\Delta = n^2 - 4 \left( n \frac{B}{A} - 1 \right)$$

$$\frac{B}{A} = \begin{cases} \nu & \text{Plane stress} \\ \frac{\nu}{1-\nu} & \text{Plane strain} \end{cases}$$

$$\text{Plane stress: } \Delta = n^2 - 4(n\nu - 1) = n^2 - 4\nu n + 4$$

$$ax^2 + bx + c > 0 \quad \begin{matrix} a > 0 \\ a < 0 \end{matrix} \quad a = 1$$

$$\Delta' = 16\nu^2 - 16 = 16(\nu^2 - 1) = 16(\nu - 1)(\nu + 1) < 0$$

$$0 < \nu < 0.5$$

Plane strain

$$\Delta = n^2 - 4 \left( n \frac{\nu}{1-\nu} - 1 \right) = n^2 - \frac{4\nu}{1-\nu} n + 4$$

$$\Delta' = \frac{16\nu^2}{(1-\nu)^2} - 16 = 16 \left( \frac{\nu^2}{(1-\nu)^2} - 1 \right) = 16 \left( \frac{\nu}{1-\nu} - 1 \right) \left( \frac{\nu}{1-\nu} + 1 \right)$$

$$= 16 \left( \frac{2\nu-1}{1-\nu} \right) \left( \frac{1}{1-\nu} \right)$$

$$0 < \nu < 0.5$$

$$\alpha = 1 > 0$$

بنابراین برای هر دو حالت تنش صغیر و کرنش صغیر  $\Delta > 0$  بنا بر این:

دایره دوری حقیقی است

$$m_1 = \frac{-n + \sqrt{\Delta}}{2} = - \frac{n - \sqrt{\Delta}}{2}$$

$$m_2 = \frac{-n - \sqrt{\Delta}}{2} = - \frac{n + \sqrt{\Delta}}{2}$$

$$u = c_1 e^{m_1 z} + c_2 e^{m_2 z} = c_1 r^{m_1} + c_2 r^{m_2}$$

$$\left\{ \begin{aligned} \epsilon_{rr} &= \frac{du}{dr} = c_1 m_1 r^{m_1-1} + c_2 m_2 r^{m_2-1} \end{aligned} \right.$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{u}{r} = c_1 r^{m_1-1} + c_2 r^{m_2-1}$$

$$\left[ \begin{aligned} \sigma_{rr} &= E (A \epsilon_{rr} + B \epsilon_{\theta\theta}) \end{aligned} \right.$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E (B \epsilon_{rr} + A \epsilon_{\theta\theta})$$

$$\left\{ \begin{aligned} \sigma_{rr} &= E(Ac_1 m_1 r^{m_1-1} + Ac_2 m_2 r^{m_2-1} + Bc_1 r^{m_1-1} + Bc_2 r^{m_2-1}) \\ \sigma_{\theta\theta} &= E(Bc_1 m_1 r^{m_1-1} + Bc_2 m_2 r^{m_2-1} + Ac_1 r^{m_1-1} + Ac_2 r^{m_2-1}) \end{aligned} \right.$$

$$\left\{ \begin{aligned} \sigma_{rr} &= E(Am_1 + B)c_1 r^{m_1-1} + E(Am_2 + B)c_2 r^{m_2-1} \\ \sigma_{\theta\theta} &= E(Bm_1 + A)c_1 r^{m_1-1} + E(Bm_2 + A)c_2 r^{m_2-1} \end{aligned} \right.$$

$$\& E = E_i a^{-n} r^n$$

$$\left\{ \begin{aligned} \sigma_{rr} &= \underbrace{(E_i a^{-n} c_1 (Am_1 + B))}_{A_1^*} r^{m_1+n-1} + \underbrace{(E_i a^{-n} c_2 (Am_2 + B))}_{A_2^*} r^{m_2+n-1} \\ \sigma_{\theta\theta} &= \underbrace{(E_i a^{-n} c_1 (Bm_1 + A))}_{B_1^*} r^{m_1+n-1} + \underbrace{(E_i a^{-n} c_2 (Bm_2 + A))}_{B_2^*} r^{m_2+n-1} \end{aligned} \right.$$

$$\left\{ \begin{aligned} \sigma_{rr} &= A_1^* r^{m_1+n-1} + A_2^* r^{m_2+n-1} \\ \sigma_{\theta\theta} &= B_1^* r^{m_1+n-1} + B_2^* r^{m_2+n-1} \end{aligned} \right.$$



Ex: یک غشای استوانه‌ای جدار ضخیم ساخته شده از ماده‌ی مدرج تابعی (FGM):

دارای مختصات هندسی، ماده‌ای و بارگذاری به صورت زیر است:

$$\alpha = 0.4 \text{ m}, \quad b = 0.5 \text{ m} \quad \text{E} = 1250 (10^9) r^{-2}$$

$$\nu = 0.3$$

$$P_i = 30 \text{ MPa}$$

$$E = E_i a^{-n} r^n$$

حالت کرنش صفحه‌ای

$$\sigma_{\theta\theta} \Big|_{r=0.43 \text{ m}} = ?$$

خواسته مسئله:

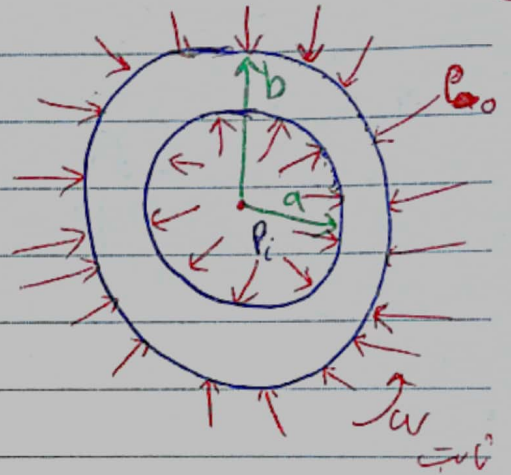
تحليل الاستجابة من الاستوانة جدار فضاء دوار FGM

$$\frac{d^2 u}{dr^2} + \left[ \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} + \frac{1}{r} \right] \frac{du}{dr} + \left[ \frac{1}{r} \left( \frac{B}{A} \right) \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} - \frac{1}{r^2} \right] u = \frac{-Prw^2}{EA} \quad (1)$$

$$E = E_i \left( \frac{r}{a} \right)^{n_1} = E_i a^{-n_1} r^{n_1} \quad (2)$$

$$P = P_i \left( \frac{r}{a} \right)^{n_2} = P_i a^{-n_2} r^{n_2} \quad (3)$$

$$\frac{1}{E} \frac{dE}{dr} = \frac{n_1}{r}$$



2 و 3 و 4 → (1)

$$\frac{d^2 u}{dr^2} + (n_1 + 1) \frac{1}{r} \frac{du}{dr} + (n_2 - 1) \frac{1}{r^2} u = \frac{P_i a^{-n_2} w^2}{E_i a^{-n_1} A} \times r^{n_1 - n_2 + 1} \quad (5)$$

$$r = e^z \Rightarrow z = \ln r$$

ابتداءً

$$\frac{du}{dr} = \frac{du}{z} e^{-z} \quad (6) \quad \text{و} \quad \frac{d^2 u}{dr^2} = e^{-2z} \frac{du}{dz} + e^{-2z} \frac{d^2 u}{dz^2} \quad (7)$$

$$697 \rightarrow \textcircled{5} : e^{-2z} \frac{du}{dz} + e^{-2z} \frac{d^2u}{dz^2} + (n_1+1) e^{-z} \frac{du}{dz} e^{-z}$$

$$+ (nv^*-1) e^{-2z} u = \frac{\rho_i a^{-n_1-n_2} w^2 e^{z(n_1-n_2+1)}}{E_i A}$$

$x e^{2z} :$

$$-\frac{du}{dz} + \frac{d^2u}{dz^2} + (n_1+1) \frac{du}{dz} + (nv^*-1)u$$

$$= \frac{\rho_i a^{n_1-n_2} w^2 e^{z(n_1-n_2+3)}}{E_i A}$$

سوال

$$y'' + f_1(x)y' + f_2(x)y = f_3(x)$$

$$y_h = c_1 y_1 + c_2 y_2$$

← همتی

$$y_p = -y_1 \int \frac{y_2 f_3}{w} dx + y_2 \int \frac{y_1 f_3}{w} dx$$

← غیر همتی

$$y = y_h + y_p$$

$$w = \begin{vmatrix} y_1 & y_2 \\ y_1' & y_2' \end{vmatrix} = y_1 y_2' - y_2 y_1'$$

آخرین معادله بدست آمده را مرتب می کنیم:

$$\frac{d^2 u}{dz^2} + n_1 \frac{du}{dz} + (n_2^* - 1)u = \frac{\rho_i a^{n_1 - n_2} \omega^2}{E_i A} e^{z(n_1 - n_2 + 3)}$$

برای این معادله یک حل همگن و یک حل ناهمگن داریم که حل همگن قبلی انجام شده و حال برای

حالت ناهمگن معادله را طبق یادآوری حل می کنیم:

$$u_h = y_h = c_1 e^{m_1 z} + c_2 e^{m_2 z} = c_1 r^{m_1} + c_2 r^{m_2}$$

$$u_p = y_p = -e^{m_1 z} \int \frac{e^{m_2 z} A' e^{z(n_1 - n_2 + 3)}}{(m_2 - m_1) e^{(m_1 + m_2)z}} dz + e^{m_2 z} \int \frac{e^{m_1 z} A' e^{z(n_1 - n_2 + 3)}}{(m_2 - m_1) e^{(m_1 + m_2)z}} \times dz$$

$$W = \begin{vmatrix} e^{m_1 z} & e^{m_2 z} \\ m_1 e^{m_1 z} & m_2 e^{m_2 z} \end{vmatrix} = (m_2 - m_1) e^{(m_1 + m_2)z}$$

$$u_p = y_p = \frac{-e^{m_1 z} A'}{m_2 - m_1} \int e^{z(n_1 - n_2 + 3) - m_1 z} dz + \frac{e^{m_2 z} A'}{m_2 - m_1} \int e^{z(n_1 - n_2 - m_2 + 3) + m_2 z} dz$$

$$u_p = -\frac{A'}{m_2 - m_1} e^{m_1 z} \frac{e^{z(n_1 - n_2 - m_1 + 3)}}{n_1 - n_2 - m_1 + 3} + \frac{A'}{m_2 - m_1} e^{m_2 z} \frac{e^{z(n_1 - n_2 - m_2 + 3)}}{n_1 - n_2 - m_2 + 3}$$

$$\boxed{\frac{e^{m_1 z}}{e} \times e^{-m_1 z} = 1}$$

$$y_p = \frac{A'}{m_2 - m_1} \left[ \frac{e^{z(n_1 - n_2 + 3)}}{n_1 - n_2 - m_1 + 3} - \frac{e^{z(n_1 - n_2 + 3)}}{n_1 - n_2 - m_2 + 3} \right] = u_p$$

$$u_p = y_p = \frac{A'}{m_2 - m_1} e^{z(n_1 - n_2 + 3)} \left[ \frac{m_1 - m_2}{(n_1 - n_2 - m_1 + 3)(n_1 - n_2 - m_2 + 3)} \right]$$

$$u_p = \frac{A'}{(n_1 - n_2 - m_1 + 3)(n_1 - n_2 - m_2 + 3)} r^{(n_1 - n_2 + 3) m_3}$$

$$u = u_h + u_p$$

$$u \equiv c_1 r^{m_1} + c_2 r^{m_2} + c_3 r^{m_3}$$

فقط  $c_1, c_2, c_3$  مجهول است

$$\left\{ \begin{aligned} \epsilon_{rr} &= \frac{du}{dr} = c_1 m_1 r^{m_1 - 1} + c_2 m_2 r^{m_2 - 1} + c_3 m_3 r^{m_3 - 1} \\ \epsilon_{\theta\theta} &= \frac{u}{r} = c_1 r^{m_1 - 1} + c_2 r^{m_2 - 1} + c_3 r^{m_3 - 1} \end{aligned} \right.$$

$$\sigma_{rr} = E(A \varepsilon_{rr} + B \varepsilon_{\theta\theta})$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E(B \varepsilon_{rr} + A \varepsilon_{\theta\theta})$$

$$\sigma_{rr} = E(A c_1 m_1 r^{m_1-1} + A c_2 m_2 r^{m_2-1} + A c_3 m_3 r^{m_3-1} + B c_1 r^{m_1-1} + B c_2 r^{m_2-1} + B c_3 r^{m_3-1})$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E(B c_1 m_1 r^{m_1-1} + B c_2 m_2 r^{m_2-1} + B c_3 m_3 r^{m_3-1} + A c_1 r^{m_1-1} + A c_2 r^{m_2-1} + A c_3 r^{m_3-1})$$

$$E_i a^{-n_1} r^{n_1}$$

$$\sigma_{rr} = E \left[ (A m_1 + B) c_1 r^{m_1-1} + (A m_2 + B) c_2 r^{m_2-1} + (A m_3 + B) c_3 r^{m_3-1} \right]$$

$$\sigma_{\theta\theta} = E \left[ (A + B m_1) c_1 r^{m_1-1} + (A + B m_2) c_2 r^{m_2-1} + (A + B m_3) c_3 r^{m_3-1} \right]$$

$$\sigma_{rr} = \underbrace{E_i a^{-n_1} (A m_1 + B) c_1 r^{m_1 + n_1 - 1}}_{A_1^*} + \underbrace{E_i a^{-n_1} (A m_2 + B) c_2 r^{m_2 + n_1 - 1}}_{A_2^*} + \underbrace{E_i a^{-n_1} (A m_3 + B) c_3 r^{m_3 + n_1 - 1}}_{A_3^*}$$

$$\sigma_{\theta\theta} = \overset{B_1^*}{E_i a^{-n_1} (A + B m_1) C_1} r^{m_1 + n_1 - 1} + \overset{B_2^*}{E_i a^{-n_1} (A_1 + B m_2) C_2} r^{m_2 + n_1 - 1} + \overset{B_3^*}{E_i a^{-n_1} (A + B m_3) C_3} r^{m_3 + n_1 - 1}$$

$$\sigma_{rr} = A_1^* r^{m_1 + n_1 - 1} + A_2^* r^{m_2 + n_1 - 1} + A_3^* r^{m_3 + n_1 - 1}$$

$$\sigma_{\theta\theta} = B_1^* r^{m_1 + n_1 - 1} + B_2^* r^{m_2 + n_1 - 1} + B_3^* r^{m_3 + n_1 - 1}$$

Ex: یک متر از ستون‌های چهار ضلعی دوار ساخته شده از ماده‌ی مدرج تابعی

(FGM) دارای مشخصات هندسی و ماده‌ای و بارگذاری به صورت زیر است:

$$a = 0.4 \text{ m} \quad b = 0.5 \quad E = E_i \left(\frac{r}{a}\right)^{n_1} = E_i a^{-n_1} r^{n_1}$$

$$\omega = 100 \text{ rad/s} \quad P = P_i \left(\frac{r}{a}\right)^{n_2} = P_i a^{-n_2} r^{n_2}$$

$$E = 1250 (10^9) r^{-2} \quad \nu = 0.3$$

$$P = 500 r^{-3} \quad P_i = 30 \text{ MPa}$$

حالت تنش شعاعی  
 $u = \left|_{r=0.45} = ?$

تحليل الا سبب قرآن جبار ضمیمہ کر دے : FGM

$$\frac{d^2 u}{dr^2} + \left[ \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} + \frac{2}{r} \right] \frac{du}{dr} + \left[ \frac{2}{r} \frac{B}{A} \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} - \frac{2}{r^2} \right] u = 0 \quad (1)$$

$$E = E_i \left( \frac{r}{a} \right)^n = E_i a^{-n} r^n \quad \frac{1}{E} \frac{dE}{dr} = \frac{n}{r} \quad (2)$$

$$\frac{d^2 u}{dr^2} + (n+2) \frac{1}{r} \frac{du}{dr} + 2(n\nu^* - 1) \frac{1}{r^2} u = 0 \quad (3)$$

$$r = e^z \Rightarrow z = \ln r \quad \left\{ \begin{array}{l} \frac{du}{dr} = e^{-z} \frac{du}{dz} \\ \frac{d^2 u}{dr^2} = e^{-2z} \frac{d^2 u}{dz^2} - e^{-2z} \frac{du}{dz} \end{array} \right. \quad (4)$$

$$\nu^* = \frac{B}{A} = \frac{\nu}{1-\nu}$$

$$(4) \rightarrow (3) \Rightarrow \left( e^{-2z} \frac{d^2 u}{dz^2} - e^{-2z} \frac{du}{dz} \right) + (n+2) e^{-z} e^{-z} \frac{du}{dz} + 2(n\nu^* - 1) e^{-2z} u = 0 \quad (5)$$

$$e^{-2z} \frac{d^2 u}{dz^2} + (n+1) e^{-2z} \frac{du}{dz} + 2(n\nu^* - 1) e^{-2z} u = 0 \quad (5)$$



$$\div e^{-2z} : \frac{d^2 u}{dz^2} + (n+1) \frac{du}{dz} + 2(nv^* - 1)u = 0$$

$$m^2 + (n+1)m + 2(nv^* - 1) = 0$$

$$\Delta = (n+1)^2 - 4(2)(nv^* - 1) = n^2 + (2 - 8v^*)n + 9$$

$$ax^2 + bx + c > 0 \begin{cases} a > 0 \\ \Delta < 0 \end{cases}$$

$$a=1 \quad \Delta' = (2 - 8v^*)^2 - 36 = 4(1 - 4v^*)^2 - 36$$

$$\begin{aligned} 4[(1 - 4v^*) - 3] &= 4(1 - 4v^* - 3)(1 - 4v^* + 3) \\ &= -32(1 + 2v^*)(1 - v^*) \end{aligned}$$

$$1 + 2v^* = 1 + \frac{2v^*}{1 - v^*} = \frac{1 + v^*}{1 - v^*} > 0 \quad 0 < v^* < 0.5$$

$$m_1 = \frac{-(n+1) + \sqrt{\Delta}}{2} = -\frac{n+1 - \sqrt{\Delta}}{2}$$

$$m_2 = \frac{-(n+1) - \sqrt{\Delta}}{2} = -\frac{n+1 + \sqrt{\Delta}}{2}$$

$$u = c_1 e^{m_1 z} + c_2 e^{m_2 z}$$

$$u = c_1 r^{m_1} + c_2 r^{m_2}$$

$$\left[ \begin{aligned} \epsilon_{rr} = \frac{du}{dr} &= c_1 m_1 r^{m_1-1} + c_2 m_2 r^{m_2-1} \end{aligned} \right.$$

$$\left[ \begin{aligned} \epsilon_{\phi\phi} = \frac{u}{r} &= c_1 r^{m_1-1} + c_2 r^{m_2-1} \end{aligned} \right.$$

$$\left[ \begin{aligned} \sigma_{rr} &= E (A \epsilon_{rr} + B \epsilon_{\phi\phi}) \end{aligned} \right.$$

$$\left[ \begin{aligned} \sigma_{\phi\phi} &= E (B \epsilon_{rr} + A \epsilon_{\phi\phi}) \end{aligned} \right.$$

$$\left[ \begin{aligned} \sigma_{rr} &= E \left[ A c_1 m_1 r^{m_1-1} + A c_2 m_2 r^{m_2-1} + 2B c_1 r^{m_1-1} + 2B c_2 r^{m_2-1} \right] \end{aligned} \right.$$

$$\left[ \begin{aligned} \sigma_{\phi\phi} &= E \left[ B c_1 m_1 r^{m_1-1} + B c_2 m_2 r^{m_2-1} + (A+B) c_1 r^{m_1-1} + (A+B) c_2 r^{m_2-1} \right] \end{aligned} \right.$$

$$\left[ \begin{aligned} \sigma_{rr} &= E (A m_1 + 2B) c_1 r^{m_1-1} + (A m_2 + 2B) c_2 r^{m_2-1} \end{aligned} \right.$$

$$\left[ \begin{aligned} \sigma_{\phi\phi} &= E \left[ (A + B(1+m_1)) c_1 r^{m_1-1} + (A + B(1+m_2)) c_2 r^{m_2-1} \right] \end{aligned} \right.$$

$$\sigma_{rr} = \underbrace{E_i a^{-n} (A m_1 + 2B) C_1}_{A_1^*} r^{m_1+n-1} + \underbrace{E_i a^{-n} (A m_2 + 2B) C_2}_{A_2^*} r^{m_2+n-1}$$

$$\sigma_{\phi\phi} = \sigma_{\theta\theta} = \underbrace{E_i a^{-n} [A + B(1+m_1)] C_1}_{B_1^*} r^{m_1+n-1} + \underbrace{E_i a^{-n} [A + B(1+m_2)] C_2}_{B_2^*} r^{m_2+n-1}$$

$$\sigma_{rr} = A_1^* r^{m_1+n-1} + A_2^* r^{m_2+n-1}$$

$$\sigma_{\phi\phi} = \sigma_{\theta\theta} = B_1^* r^{m_1+n-1} + B_2^* r^{m_2+n-1}$$

: Ex

یک مخزن کروی جدار ضخیم FGM به شعاع داخلی 20cm و شعاع خارجی 30cm

تحت فشار داخلی 30MPa و فشار خارجی 10MPa قرار دارد. اگر رابطه مدول الاستیسیته به صورت

$$E = 1250 (10^9) r^{-2} \text{ و مدول حاکم به صورت } E = E_i a^{-n} r^n \text{ باشد با فرض اینکه ضریب پواسون مقدار ثابت}$$

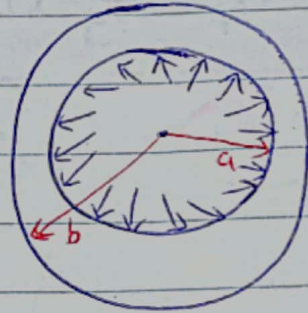
مقدار ثابت 0.33 داشته باشد مطلوب است مقادیر تنش شعاعی و تنش معادل ترکها و تنش

معادل فولن میسر در شعاع 24cm را حساب کنید.

تخلیل الاستر بلاستیک با سیتیک فایزن استوانه‌ای جدار ضخیم با استفاده از معیار تریکاسکا

دو معیار استاتیکی در طراحی سازه‌های ضخیم شده از مواد نهم مورد توجه  
طراحان می‌باشد:

- ① معیار Von Mises
- ② معیار Tresca



از آن‌ها جایی که مخازن تحت فشار در رده‌های ساختمانی خطرناک قرار دارند لذا برای

ساخت آن‌ها از معیار تریکاسکا استفاده می‌گردد زیرا این معیار نسبت به فون میسز محافظه‌کارانه‌تر است.

$$\text{معیار تریکاسکا: } |\sigma_{\max} - \sigma_{\min}| \geq \sigma_y$$

$$\sigma_{\theta\theta} - \sigma_{rr} \geq \sigma_y \quad \text{تا قسمتی رخ ندهد}$$

$$\sigma_{\theta\theta} - \sigma_{rr} = \sigma_y \quad \text{برای استاتیسیته}$$

$$\frac{d\sigma_{rr}}{dr} - \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta}}{r} = 0 \quad \text{②}$$

$$\frac{d\sigma_{rr}}{dr} = \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta}}{r} \quad \text{③}$$

$$\frac{d\sigma_{rr}}{dr} = \frac{\sigma_y}{r}$$

$$d\sigma_{rr} = \sigma_y \frac{dr}{r}$$

حالت پلاستیک ←

$$\sigma_{rr}^p = \sigma_y \ln r + k \quad (4)$$

(4)

$$\sigma_{\theta\theta} = \sigma_{rr} + \sigma_y$$

$$\sigma_{\theta\theta}^p = \sigma_y (\ln r + 1) + k \quad (5)$$

روابط 4 و 5 برابر بخش پلاستیک پوسته استوانه‌ای قابل استفاده است.

فرض نمایید تحت فشار داخلی  $P$  استوانه تا شعاع  $c$  وارد ناحیه پلاستیک شده است. حال سوال

اینست که  $\sigma_{\theta\theta}$  فشار داخلی لازم است که استوانه تا شعاع  $r=c$  وارد ناحیه پلاستیک شود.

از آنجایی که از شعاع  $r=a$  تا شعاع  $r=c$  پس می‌توانیم

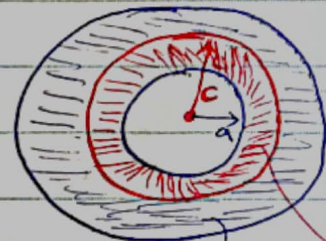
از معادلات زیر استفاده کنیم:

$$\sigma_{rr}^e = A^* - \frac{B^*}{r^2} \quad (6)$$

$$\sigma_{\theta\theta}^e = A^* + \frac{B^*}{r^2} \quad (7)$$

$$\sigma_{rr}^p = \sigma_y \ln r + k \quad (8)$$

$$\sigma_{\theta\theta}^p = \sigma_y (\ln r + 1) + k \quad (9)$$



ناحیه پلاستیک  
ناحیه الاستیک

$$\sigma_r^p \Big|_{r=a} = -P \Rightarrow \sigma_y \ln a + K = -P \quad (10)$$

$$\sigma_r^e \Big|_{r=b} = 0 \quad A^* - \frac{B^*}{b^2} = 0 \quad (11)$$

بر دلیل شرایط  
بی تنش  
تنش  
در  $r=c$

$$\sigma_r^e \Big|_{r=c} = \sigma_r^p \Big|_{r=c} \Rightarrow A^* - \frac{B^*}{c^2} = \sigma_y \ln c + K \quad (12)$$

$$\sigma_{\theta\theta}^e \Big|_{r=c} = \sigma_{\theta\theta}^p \Big|_{r=c} \Rightarrow A^* + \frac{B^*}{c^2} = \sigma_y (\ln c + 1) + K \quad (13)$$

$$(12) + (13) \quad 2A^* = \sigma_y (2 \ln c + 1) + 2K$$

$$A^* = \sigma_y \left( \ln c + \frac{1}{2} \right) + K \quad (14)$$

$$(12) - (14) \quad \sigma_y \left( \ln c + \frac{1}{2} \right) + K - \frac{B^*}{c^2} = \sigma_y \ln c + K$$

$$\frac{B^*}{c^2} = \frac{\sigma_y}{2}$$

$$B^* = \sigma_y \frac{c^2}{2} \quad (15)$$

$$\textcircled{14} \textcircled{15} \rightarrow \textcircled{11} : \sigma_y \left( \ln c + \frac{1}{2} \right) + K - \frac{\sigma_y c^2}{2b^2} = 0$$

$$K = \sigma_y \left( \frac{c^2}{2b^2} - \ln c - \frac{1}{2} \right) \quad \textcircled{16}$$

$$\textcircled{16} \rightarrow \textcircled{10} \quad \sigma_y \ln a + \sigma_y \left( \frac{c^2}{2b^2} - \ln c - \frac{1}{2} \right) = -P$$

$$P_c = \sigma_y \left( \ln c - \ln a - \frac{c^2}{2b^2} + \frac{1}{2} \right)$$

$$P_c = \sigma_y \left[ \ln \left( \frac{c}{a} \right) + \frac{b^2 - c^2}{2b^2} \right]$$

حداقل فشار داخلی لازم برای اینکه استوانه تا شعاع  $r=c$  وارد ناحیه پلاستیک شود

حداقل فشار داخلی لازم برای اینکه تسلیم استوانه شروع شود:

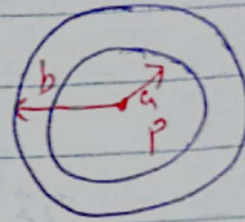
$c \rightarrow a$

$$P_a = \sigma_y \left( \frac{b^2 - a^2}{2b^2} \right)$$

# تحليل الاستويلاستين في جدار فئخيم كروي تحت افسار داخلي

$$\sigma_{max} - \sigma_{min} < \sigma_y$$

معيار ريسك



$$\sigma_{max} - \sigma_{min} = \pm \sigma_y$$

بما ان شروخ تسلیم

ما توجد به مثال في تحليل الاستويلاستين كره

$$\sigma_{\theta\theta} - \sigma_{rr} = \sigma_y$$

1

جدار فئخيم كروي تحت افسار داخلي

شعاع  $r = a$  هم  $\sigma_{\theta\theta}$  و هم  $\sigma_{rr}$  متساويان في قيم خود را دارند

$$\frac{d\sigma_{rr}}{dr} + \frac{2}{r} (\sigma_{rr} - \sigma_{\theta\theta}) = 0$$

2

و در شعاع  $r = a$

شرایط زیر برقرار است

$$\text{1, 2} \rightarrow \frac{d\sigma_{rr}}{dr} = \frac{\pm 2\sigma_y}{r}$$

$$\sigma_{max} = \sigma_{\theta\theta} \quad b < 1.587a$$

$$\sigma_{max} = \sigma_{rr} \quad b > 1.587a$$

بنا بر این  $\sigma_{max} = \pm \sigma_y$

$$\sigma_{rr}^p = \pm 2\sigma_y \ln r + K$$

3

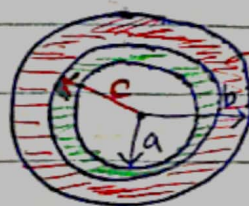
3 → 1

$$\sigma_{\theta\theta}^p = \pm \sigma_y (2 \ln r + 1) + K$$

4

حداقل فشار لازم برابر اینده محض كروي تا شعاع  $r = c$  است و است شود (ضخامت تيا)

if  $\left\{ \begin{array}{l} + \Rightarrow \sigma_{max} = \sigma_{\theta\theta} \\ - \Rightarrow \sigma_{max} = \sigma_{rr} \end{array} \right.$



ناحیه الاستیک



$$\sigma_{rr}^p|_{r=a} = -P \quad (5) \quad \& \quad \sigma_{rr}^e|_{r=b} = 0 \quad (6)$$

$$\sigma_{rr}^e|_{r=c} = \sigma_{rr}^p|_{r=c} \quad (7)$$

$$\sigma_{\phi\phi}^e|_{r=c} = \sigma_{\phi\phi}^p|_{r=c} \quad (8)$$

$$(3), (5) \rightarrow \pm \sigma_y (2 \ln a) + K = -P \quad (9)$$

$$\hookrightarrow (6) \quad A^* - \frac{B^*}{b^3} = 0 \quad (10)$$

$$(7) \hookrightarrow A^* - \frac{B^*}{c^3} = \pm 2 \sigma_y \ln c + K \quad (11)$$

$$(8) \hookrightarrow A^* + \frac{B^*}{2c^3} = \pm \sigma_y (2 \ln c + 1) + K \quad (12)$$

$$(12) - (11) \quad \frac{3B^*}{2c^3} = \pm \sigma_y \Rightarrow \boxed{B^* = \pm \frac{2c^3}{3} \sigma_y} \quad (13)$$

$$(11), (13) \quad \boxed{A^* = \pm \frac{2\sigma_y}{3} + 2\sigma_y \ln c + K} \quad (14)$$

$$(13), (14) \Rightarrow (10) \quad \pm \frac{2\sigma_y}{3} + 2\sigma_y \ln c + K \mp \frac{2c^3}{3b^3} \sigma_y = 0$$

$$K = \frac{\mp 2\sigma_y}{3b^3} (b^3 - c^3) \mp 2\sigma_y \ln c \quad (15)$$

$$(15) \rightarrow (9) \quad \pm 2\sigma_y \ln a \mp \frac{2\sigma_y}{3b^3} (b^3 - c^3) \mp 2\sigma_y \ln c = -P$$

$$P_c = \mp 2\sigma_y \ln\left(\frac{c}{a}\right) - \frac{2\sigma_y}{3b^3} (c^3 - b^3) \Rightarrow \begin{aligned} P &= \mp 2\sigma_y \ln a \\ &\pm \frac{2\sigma_y}{3b^3} (b^3 - c^3) \\ &\pm 2\sigma_y \ln c \end{aligned}$$

حد اقل فشار لازم برای اینکه قترخ کردن تا شعاع  $r=c$  وارد ناحیه پلاستیک شود

حد اقل فشار لازم برابر اینکه قترخ کردن وارد ناحیه پلاستیک شود

$c \rightarrow a$

$$P_a = \frac{+2\sigma_y}{3b^3} (b^3 - a^3)$$

حد اقل فشار لازم برابر اینکه قترخ پلاستیک شود

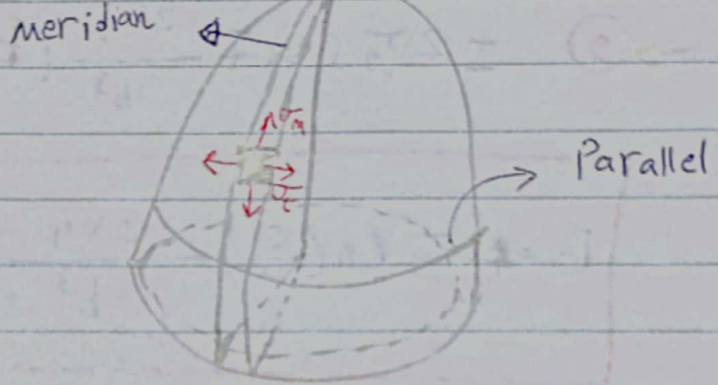
$c \rightarrow b$

$$P_b = \mp 2\sigma_y \ln\left(\frac{b}{a}\right)$$

$$\begin{array}{ll} + \sigma_{\theta\theta} & \max \\ - \sigma_{rr} & \max \end{array}$$

### مخازن تحت فشار جدار نازک :

باید  $\frac{\text{نسبت ضخامت}}{\text{شعاع داخلی}} < 0.1$   $\frac{t}{r} < 0.1$



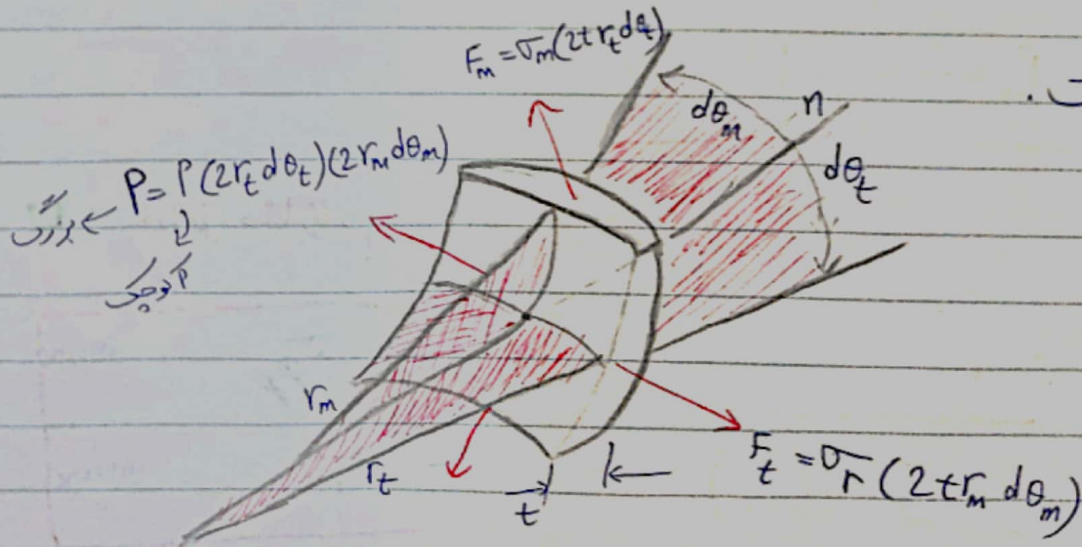
المان نشان داده شده در شکل به گونه ای انتخاب گردیده است که فرمال هر وجه آن در امتداد

نصف النهار (meridian) و مماسی (tangential) باشد از تنش شعاعی

در تقابله با تنش هر مماسی و نصف النهار در مخازن جدار نازک صرف نظر از تنش هر

برشی در المان نشان داده شده به دلیل تقارن از لحاظ هندسه، بارگذاری و شرایط مرزی صرف

نظر گردیده است.



$$\leftarrow \text{نیز} \quad P - 2F_m \sin \theta_m - 2F_t \sin \theta_t = 0$$

$$\leftarrow \text{فشار داخلی} \quad P(2r_t d\theta_t)(2r_m d\theta_m) = 2\sigma_m(2tr_t d\theta_t) \sin \theta_m + 2\sigma_t(2tr_m d\theta_m) \times \sin \theta_t$$

قسمت جدار نازک استاد پیوست فرستادن