

1° Стержень - тело, два размера которого намного меньше третьего. Рассматриваем прямолинейный стержень.

2° Стержень является прямолинейной осью стержня является прямой линией.

3° Ось стержня - линия, которая проходит через центры тяжести поперечных сечений.

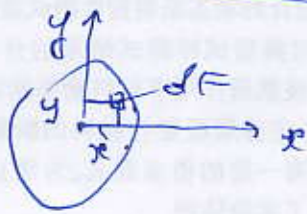


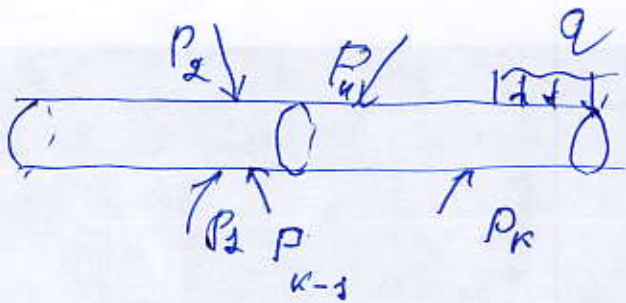
рис. 1

формулы, по которым определяются координаты y_C и x_C сечения имеют вид

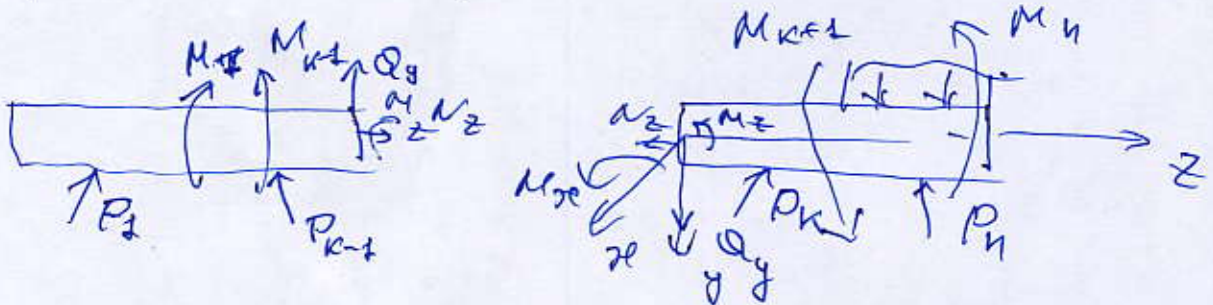
$$x_C = \iint_F x dF; \quad y_C = \iint_F y dF \quad (1)$$

Растяжение - сжатие, кручение и изгиб стержня.

Внутренние силовые факторы при растяжении - сжатии кручении и изгибе стержня.



Разобьем стержень на две части



M_x - изгибающий момент,

Q_y - поперечная сила,

N_z - крутящий момент,

N_z - продольная сила.

④ N_z, M_x, M_z, Q_y - внутренние силовые факторы.

Затем мы их на равновесие, из которого получим следующие факторы

$$Q_y + P_{ky} + \dots + P_{ny} + \int q(z) dz = 0,$$

$$-M_z + P_{kz} + \dots + P_{nz} = 0,$$

$$M_x + M_{kx} + \dots + M_{nx} + M_x(z) = 0,$$

~~$$-M_z + M_{kz} + \dots + M_{nz} = 0.$$~~

$$-M_z + M_{k+1,z} + \dots + M_{n,z} = 0.$$

(1)

Гипотезы, которые используются при изучении пластичности - Сен-Венана, Кутузовский и изгиба стержня.

1. Гипотезы плоских сечений.

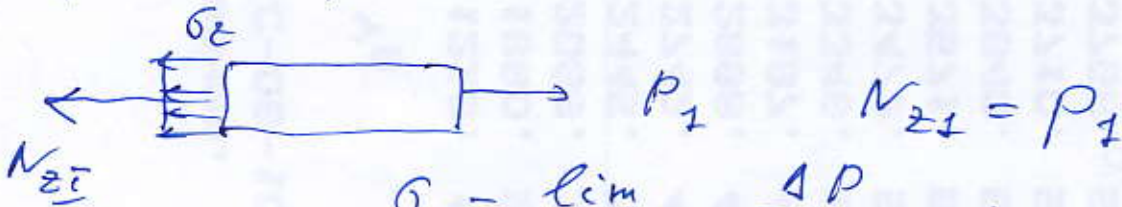
Плоское и нормальное к оси стержня сечение до деформации остается плоским и нормальным к оси стержня после деформации.

2. Стержень можно представить, состоящим из бесконечно тонких продольных волокон, которые друг с другом не взаимодействуют.

Растяжение - сжатие фрагментов стержня.

Определение

Стержень находится в состоянии равновесия - сжатия если только сила N_z не равна 0.



$$\sigma_z = \lim_{\Delta F \rightarrow 0} \frac{\Delta P}{\Delta F} \rightarrow$$

$$\sigma_z = \frac{N_{z1}(l)}{F} \quad \sigma_z = \frac{P_1}{F}$$

Рис....

Принцип Сен-Венана

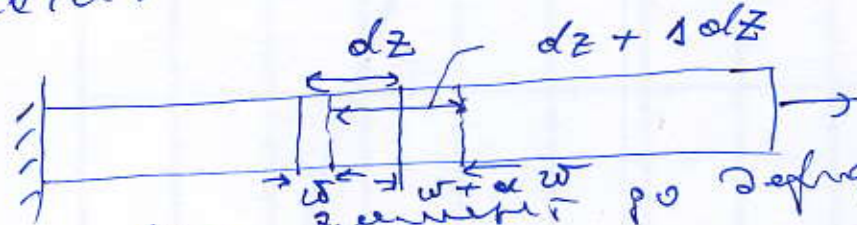
При растяжении - сжатии стержень находится в состоянии близки к плоскому напряженному состоянию и имеет поперек сечения поперечную форму поперечного сечения от цилиндрической стержня оно выгибается и определяется формулой (2).

Закон Гука.

Принцип Сен-Венана эффективен и при кручении и изгибе стержня.

Лекция 2

Деформация стержня при растяжении - сжатии. Закон Гука.



dz - элемент до деформации.
 $dz + \Delta dz$ - после деформации.

Деформация элемента определяется формулой $\epsilon_z = \frac{(dz + \Delta dz) - dz}{dz} \Rightarrow$

$$\epsilon_z = \frac{\Delta dz}{dz}; \quad \Delta dz = \Delta u;$$

$$\epsilon_z = \frac{\Delta u}{dz} \quad (1)$$

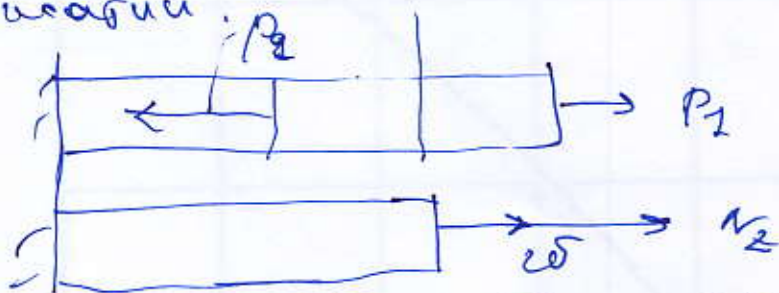
Связь между деформацией и напряжением и законом Гука:

$$\sigma_z = E \epsilon_z \quad (2)$$

E - модуль упругости Γ жидки, или модуль Юнга.

5

Определение, перемещение поперечных сечений стержня при растяжении - сжатии:

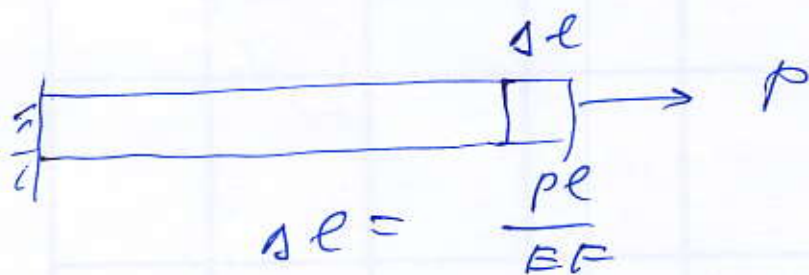


$$\sigma_z = \frac{d\omega}{dz} = \frac{N_z}{EF}; \quad d\omega = \frac{N_z}{EF} dz$$

$$d\omega = \frac{N_z}{EF} dz; \quad \omega = \int_0^z \frac{N_z}{EF} dz \quad (3)$$

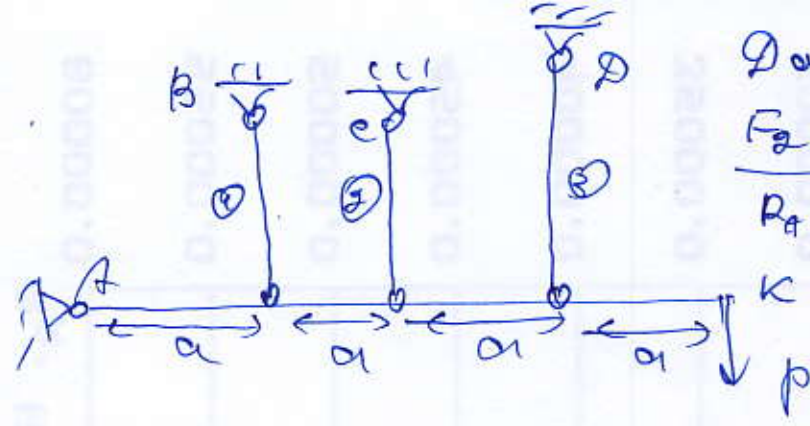
Если E, F - постоянные то

$$\omega = \frac{N_z}{EF} z \quad (4)$$



EF - жесткость стержня при растяжении - сжатии.

Статически невыгоднейшие задачи при растяжении - сжатии стержней

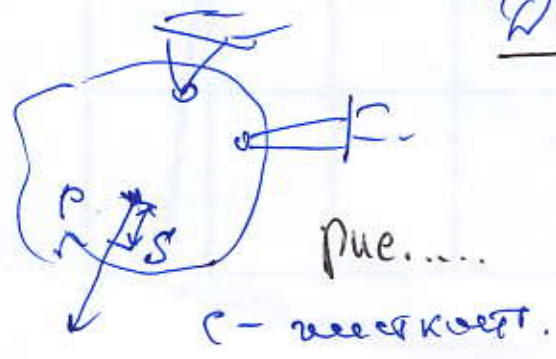


Дано: a, F_1, l_1, E_1
 $F_2, l_2, E_2, F_3, l_3, E_3$
 $R_A = ? R_B; R_C = ? R_D = ?$

Теорема Каштанова.

При статическом (последовательном) приложении сил к линейно упругому телу работа приложенной силы, равная полу произведению этой силы на перемещение в точке приложения этой силы.

Доказательство:



$$A = \int_0^S c s' ds \Rightarrow$$

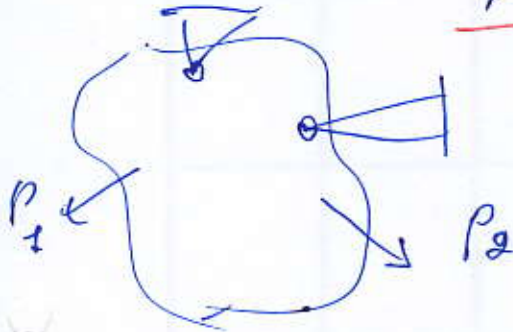
$$A = \frac{c S^2}{2}; \quad p = c S$$

$$A = \frac{p S}{2} \quad (4)$$

Теорема взаимности работ (теорема Бетти). (8)

Работа сил первого состояния при перемещениях второго состояния равна работе сил второго состояния при перемещениях первого состояния.

Доказательство



$$A_1 = \frac{P_1 S_1}{2} + \frac{P_2 S_2}{2} + P_1 S_{2,1}$$

$$A_2 = \frac{P_2 S_2}{2} + \frac{P_1 S_1}{2} + P_2 S_{1,2}$$

Поэтому $A_1 = A_2 \Rightarrow$

$$P_1 S_{2,1} = P_2 S_{1,2} \quad (5)$$

Лекция №3

Деформация стержня при растяжении и сжатии с упругим опором.



Полная потенциальная энергия имеет вид $\omega^2 \pi$

$$\pi = \frac{1}{2} \int_0^l FE \epsilon^2 dz - \int_0^l q(z) \omega dz + \frac{1}{2} c \omega^2 \quad (1)$$

$q(z)$ - интенсивность приложенной внешней сил, c - жесткость опоры.

На действительном перемещении $\delta \pi = 0$ (2)

Из (1) и (2) получаем:

$$\int_0^l EF \omega' \omega' \delta \omega' dz - \int_0^l q \delta \omega dz + c \omega(l) \delta \omega(l) = 0$$

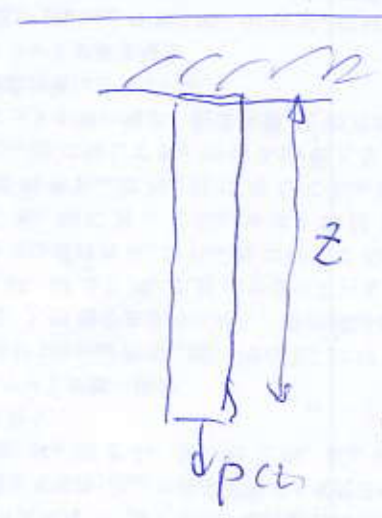
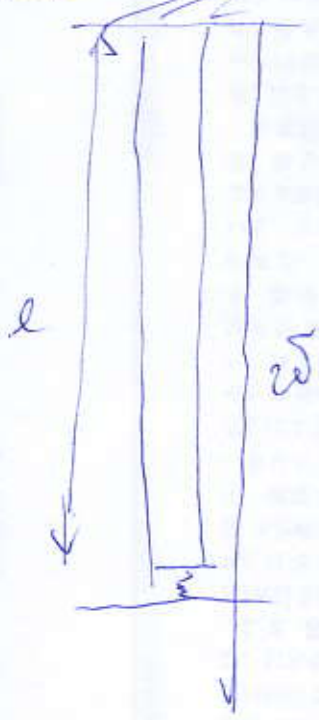
интегрируем по частям:

$$[EF \omega' \delta \omega]_0^l - \int_0^l \frac{d}{dz} (EF \omega') \delta \omega dz - \int_0^l q \delta \omega dz + c \omega(l) \delta \omega(l) = 0 \quad (3)$$

Из (3) получаем:

$$\left. \begin{aligned} \frac{d}{dz} (EF \omega') + q(z) &= 0 \\ EF \omega'(l) + c \omega(l) &= 0 \\ \omega(0) &= 0 \end{aligned} \right\} (4)$$

Пример. Колонна под действием силы P в вершине
 Дано: l , E -const, F -const, ρ , c



$$p(z) = \rho g F (l - z)$$

$$q = \frac{dp}{dz} = -\rho g F$$

$$EF \omega'' - \rho g F = 0$$

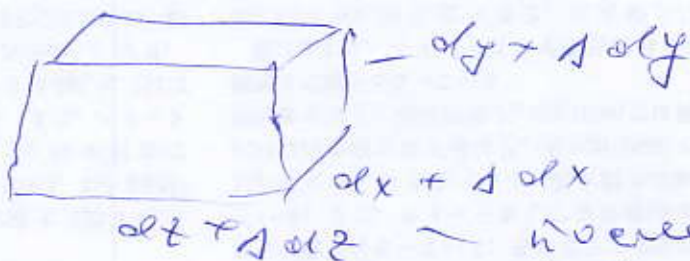
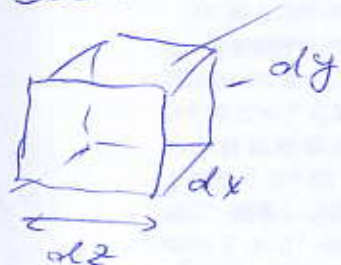
$$\omega(0) = 0; \quad EF \omega'(l) + c \omega(l) = 0$$

Коэффициент Пуассона.

(9)



Выведем из формулы деформации элемент.
 деформат. по деформации.



Найдем инфинитезимальное изменение деформации

$$\Delta dV = (dx + \delta dx)(dy + \delta dy)(dz + \delta dz) - dx dy dz = dV [(1 + \delta x)(1 + \delta y)(1 + \delta z)] \approx$$

$$\approx \delta x + \delta y + \delta z; \quad \delta x, \delta y, \delta z \ll 1$$

$$\Delta dV = dV (\delta x + \delta y + \delta z)$$

$$\delta x = \delta y = -\nu \delta z;$$

→ Коэффициент Пуассона

$$\Delta dV = (1 - 2\nu) \delta z dV \Rightarrow$$

$$1 - 2\nu \geq 0; \quad 0 \leq \nu \leq \frac{1}{2}$$

Лекция 4

Геометрические характеристики и моменты инерции

⋮

Лекция 4:

Кручение стержня круглого поперечного сечения.

При кручении угол $M_z = M_{кр} \neq 0$

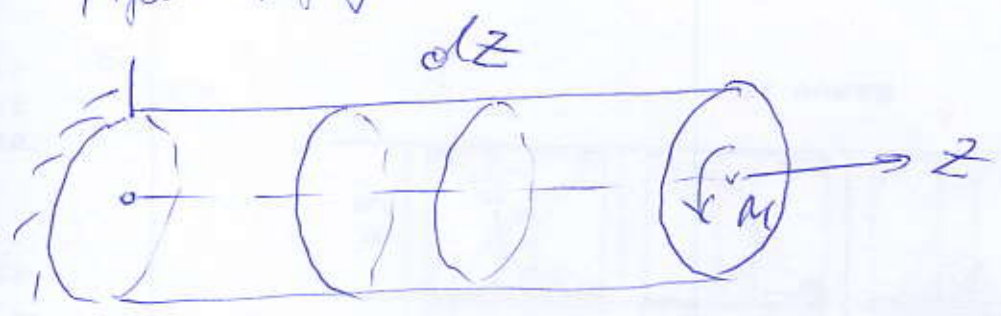
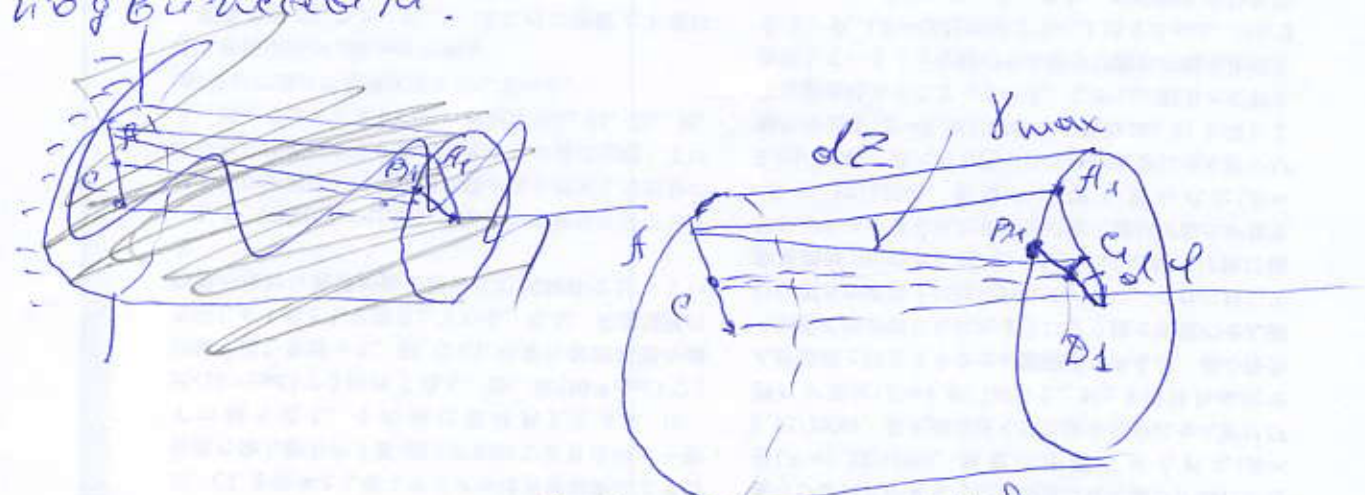


рис...

Гипотезы:

- 1° Круглое и плоское сечение до деформации состоит из кругов и в плоском поперечном сечении стержня
- 2° Плоское поперечное сечение стержня в процессе деформации кручения поворачивается как абсолютно твердое тело.

Выречем из стержня бесконечно маленький элемент длиной dz .
 левое сечение состоит условно не подвижны.



φ - угол поворота сечения.
 $d\varphi$ - дифференциал угла поворота
 $\gamma_{max} dz = R d\varphi, \gamma_{max} = R \frac{d\varphi}{dz}$

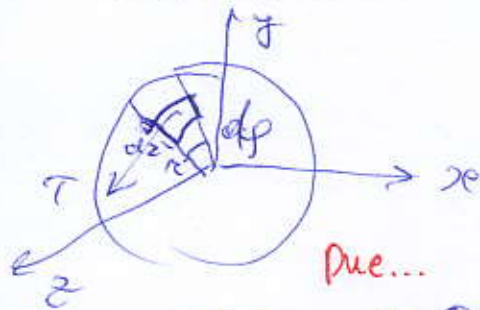
$\frac{d\varphi}{dz} = \Theta$ - относительный угол закручивания. (1)

$$\gamma = r \frac{d\varphi}{dz} = r \Theta$$

3-контингентная функция

$$\tau = G \gamma \Rightarrow \tau = G r \Theta; \tau_{\max} = G \cdot R \Theta$$

τ - касательное напряжение.



$$M_z = \int_F \tau r dF = \int_F G r^2 \Theta dr d\varphi \Rightarrow$$

$$M_z = G \Theta \int_0^R r^3 dr d\varphi$$

$$M_z = G \Theta J_p; J_p = \frac{\pi R^4}{2}$$

$$\Theta = \frac{M_z}{G J_p} \quad \text{EF - жесткость стержня}$$

и/или кручения.

$$\tau = \frac{r M_z}{J_p} \Rightarrow \tau_{\max} = \frac{R M_z}{J_p}$$

$$W_p = \frac{J_p}{R} \Rightarrow W_p = 0,2 d^3$$

d - диаметр поперечного сечения

W_p - полярный момент сопротивления

круглого поперечного сечения.

$$\tau_{\max} = \frac{M_z}{W_p} \quad (2)$$

формулы (1) и (2) позволяют найти

жесткость на скручивание и на прочность и/или кручением стержня.

на жесткость

$$\tau_{\max} \leq [\tau]$$

$[\tau]$ - допустимое касат. напряжение

$$\frac{Mz}{\sigma J z^2} \leq \alpha \beta; \quad d_1 \geq \sqrt[3]{\frac{Mz}{\sigma \beta z^2}} \quad (2)$$

расчет на ~~информацию~~ ~~необходимо~~

$$d \leq [\sigma]; \quad d_2 \geq \sqrt[4]{\frac{Mz}{\sigma \beta z^2}}$$

В конкретном случае d_1 и d_2 определяются значениями d_1 и d_2

~~Пример. Работа~~

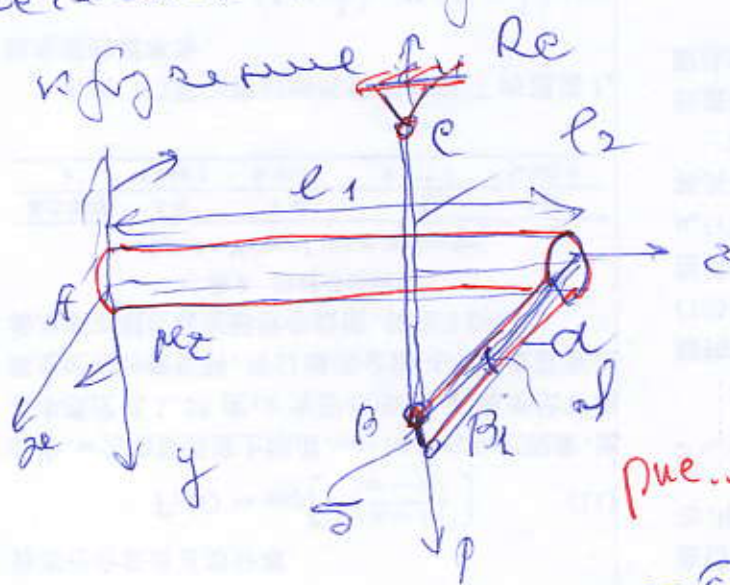
Угол поворота поперечного сечения стержня относительно оси Oz определяется по формуле:

$$d\varphi = \frac{Mz}{\sigma J_p} dz \Rightarrow$$

$$\varphi = \int_0^z \frac{Mz}{\sigma J_p} dz$$

Пример. Работа стержневой системы на жестком основании - сдвиге и изгибе

$$l_1, J_p, G, \alpha, F, E, P, l_2$$



рше.....

$$l_2 = \frac{R_e \cdot l_2}{EF}$$

$$\varphi = \frac{Mz l_1}{\sigma J}$$

$$\varphi \cdot \alpha = \frac{R_e l_2}{EF}$$

$$- R_e \alpha - Mz + P \alpha = 0$$

Равнодействующая и моменты по
 двум взаимно перпендикулярным
 направлениям.

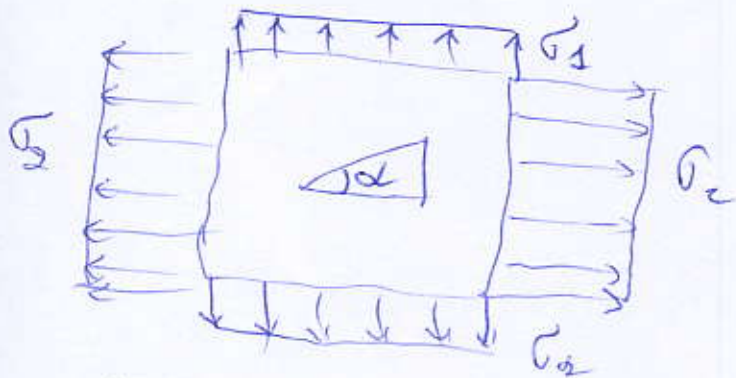


Рис.....

Выведем безразмерные моменты
 и силы

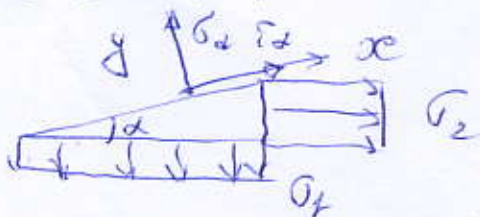


Рис...

$$\sum X_i = \tau_\alpha dF + \sigma_2 dF \sin \alpha \cos \alpha - \sigma_2 dF \cos \alpha \sin \alpha = 0$$

$$\tau_\alpha = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \sin 2\alpha \quad (1)$$

$$\sum Y_i = \sigma_\alpha dF - \sigma_1 dF \cos^2 \alpha - \sigma_2 dF \sin^2 \alpha = 0$$

$$\sigma_\alpha = \sigma_1 \cos^2 \alpha + \sigma_2 \sin^2 \alpha \quad (2)$$

$$\sigma_\alpha = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} + \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cos 2\alpha \quad (3)$$

Выведем безразмерные моменты
 и силы

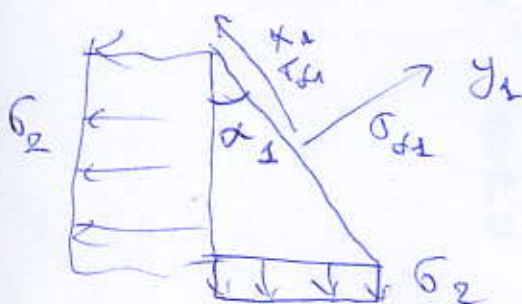


Рис.

$$\sum X_i = \tau_{\alpha_1} dF - \sigma_2 dF \sin \alpha_1 \cos \alpha_1 + \sigma_2 dF \cos \alpha_1 \sin \alpha_1 = 0$$

$$\tau_{\alpha_1} = \frac{1}{2} (\sigma_1 - \sigma_2) \sin 2\alpha_1 \quad (4)$$

$$\sum Y_i = \sigma_{\alpha_1} dF - \sigma_1 dF \cos^2 \alpha_1 - \sigma_2 dF \sin^2 \alpha_1 = 0$$

$$\sigma_{\alpha_1} = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} + \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cos 2\alpha_1 \quad (5)$$

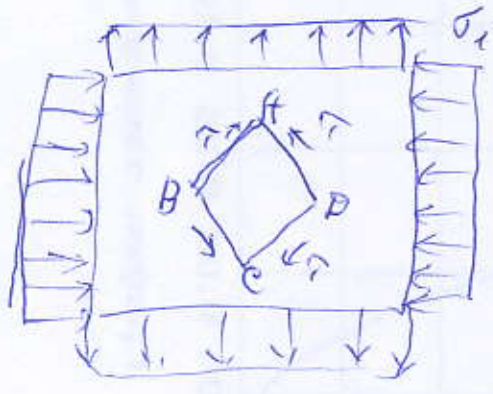
Если $\alpha = \alpha_1$, то угол между силами σ и σ_1 равен $\frac{\pi}{2}$ и $\tau_\alpha = \tau_{\alpha_1}$, что означает закон парности касательных напряжений.

Касательные напряжения на взаимно перпендикулярную площадку равны. Также верно.

1° $\sigma_1 = \sigma_2 = \sigma$,
 $\tau_\alpha = \tau_{\alpha_1} = 0$; $\sigma_\alpha = 0$

Имеет место всестороннее растяжение сжатие и сдвиги.

2° $\sigma_1 = \sigma$; $\sigma_2 = -\sigma$

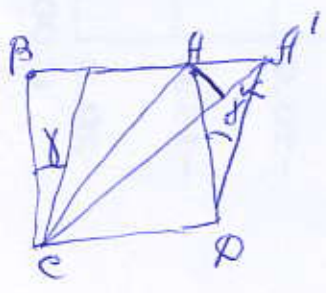


$\alpha = 45^\circ$
 $\sigma_\alpha = 0$
 $\tau_\alpha = \sigma$

Элемент находится в состоянии чистого сдвига.

Рис...

Выделим бесконечно малый элемент.



$r = \sigma \cdot \gamma$; σ - модуль сдвига.

$AC = \frac{l}{\cos 45^\circ} = l\sqrt{2}$

$AA' = l \tan \gamma = l\gamma$; т.к. $\gamma \ll 1$

Рис.....

$KA' = AA' \cos 45^\circ = l\gamma \frac{\sqrt{2}}{2}$

Деформация $\delta = \frac{KA'}{E\sqrt{2}} = \frac{e\gamma\sqrt{2}}{E\sqrt{2}g}$; $\delta = \frac{\gamma}{g}$

$\delta = \frac{\sigma}{E} + v \frac{\sigma}{E} \Rightarrow \frac{\gamma}{g} = \frac{1}{E} (1+v) \cdot \sigma$

$\tau = G \cdot \gamma$; $\Rightarrow G = G \gamma$

$\gamma = \frac{\sigma}{G}$; $\frac{\sigma}{2G} = \frac{1}{E} (1+v) \sigma \Rightarrow$

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

Равенства функций связывает модули упругости γ -ого и g -ого слоев.



№	Модуль упругости, МПа	Модуль упругости, МПа	Модуль упругости, МПа	Модуль упругости, МПа
1	100	100	100	100
2	100	100	100	100
3	100	100	100	100
4	100	100	100	100
5	100	100	100	100
6	100	100	100	100
7	100	100	100	100
8	100	100	100	100
9	100	100	100	100
10	100	100	100	100
11	100	100	100	100
12	100	100	100	100
13	100	100	100	100
14	100	100	100	100
15	100	100	100	100
16	100	100	100	100
17	100	100	100	100
18	100	100	100	100
19	100	100	100	100
20	100	100	100	100