

**Wprowadzenie nr 4\* do ćwiczeń z przedmiotu „Wytrzymałość materiałów”  
przeznaczone dla studentów II roku studiów dziennych I stopnia w kierunku  
„Energetyka” na wydz. Energetyki i Paliw, w semestrze zimowym 2012/2013**

**1. Zakres wprowadzenia nr 4**

To wprowadzenie dotyczy ćwiczenia, na którym każdy student samodzielnie opracowuje „**Arkusze ćwiczeniowy nr 4**”. Przez opracowanie tego arkusza studenci nabywają umiejętność analizy płaskiego stanu naprężenia ze względu na takie parametry tego stanu, jak: naprężenia normalne, naprężenia styczne, naprężenia główne, kąt transformacji stanu naprężeń.

**2. Pojęcia podstawowe**

2.1. Naprężenie w przekroju pręta jako wielkość fizyczna: *wektor opisujący rozkład obciążenia wewnętrznego w wybranym przekroju płaskim pręta, odniesionego do jednostki tego przekroju.*

2.2. Naprężenie w przekroju pręta jako wielkość matematyczna: *Pochodna funkcji  $W(A)$  opisującej rozkład obciążenia wewnętrznego  $W$  na powierzchni  $A$ , jaką ma wybrany przekrój płaski pręta.*

$$\vec{p} = \frac{dW(A)}{dA}$$

2.3. Jednostka naprężenia, podstawowa w układzie SI: *miano  $N/m^2$ , nazwa **Pascal**, symbol **Pa**.*

2.4. Jednostka naprężenia, zwykle używana: *miano  $10^6 N/m^2$ , nazwa **MegaPascal**, symbol **MPa**.*

\*Autorem wprowadzenia jest Marek Płachno, prof. ndzw. AGH. Wprowadzenie (6 stron) stanowi przedmiot prawa autorskiego określonego w Ustawie o prawie autorskim i prawach pokrewnych (Dz. U. 1994 r. Nr 24 poz.83 z późn. zm.). Autor nie wyraża zgody na inne wykorzystywanie wprowadzenia niż podane w jego przeznaczeniu

**3. Składowe naprężeń względem osi układu współrzędnych  $x, y, z$   
występujące wybranym punkcie przekroju normalnego do osi  $z$**

**Oznaczenie i nazewnictwo:**

$\sigma_z$  – naprężenie **normalne** tj. prostopadłe do płaszczyzny wybranego przekroju,

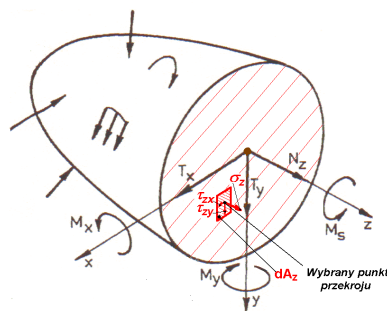
$\tau_{zx}, \tau_{zy}$  – naprężenia **styczne** do płaszczyzny wybranego przekroju.

Symbol naprężenia **normalnego** opatruje się **jednym indeksem** odpowiadającym osi **prostopadłej** do wybranego przekroju.

Symbol naprężenia **stycznego** ma dwa indeksy:

- pierwszy indeks określa **oś prostopadłą** do wybranego przekroju,
- drugi indeks wskazuje **oś kierunku działania** naprężenia.

Dla przekrojów normalnych do osi  $x, y$ , naprężenia normalne będą oznaczonej jako  $\sigma_x, \sigma_y$ , a naprężenia styczne, odpowiednio  $\tau_{xy}, \tau_{xz}$  oraz  $\tau_{yx}, \tau_{yz}$ .



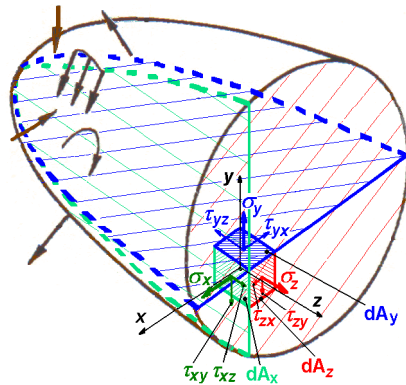
#### 4. Stan naprężeń w zadanym punkcie bryły

7

to w ogólnym przypadku,  
zbiór sześciu niezależnych wartości naprężeń w tym punkcie,  
nazywanych **parametrami stanu naprężenia**, obejmujących:

**trzy naprężenia normalne:  $\sigma_x, \sigma_y, \sigma_z$ ,**

**trzy naprężenia styczne:  $\tau_{xy}, \tau_{xz}, \tau_{yz}$ .**



Parametry stanu naprężenia wyznacza się w punkcie bryły wspólnym dla trzech wzajemnie prostopadłych przekrojów płaskich, przedstawionym za pomocą elementarnego sześcianu, który ma osie  $x, y, z$ , o wspólnym początku usytuowanym w środku geometrycznym sześcianu oraz ma ściany utworzone z elementarnych powierzchni płaskich:

**$dA_x, dA_y, dA_z$**

#### 5. Właściwości stanu naprężenia

5.1. Naprężenia normalne i naprężenia styczne wywołane w analizowanym punkcie bryły przez zadany układ sił zewnętrznych **zmieniają się**

wraz ze zmianą kierunków osi  $x, y, z$ , które przyjęto dla elementarnych powierzchni  $dA_x, dA_y, dA_z$ .

5.2. Dla każdego punktu bryły obciążonej zadany układem sił zewnętrznych można określić takie kierunki osi  $x, y, z$ ,

że **wszystkie naprężenia styczne w tym punkcie:**

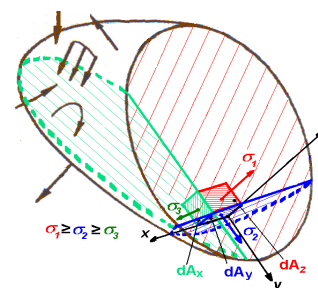
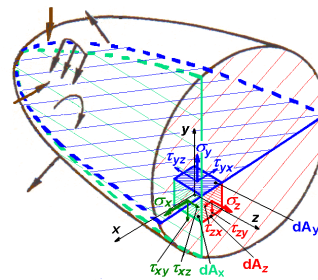
**$\tau_{xy}, \tau_{xz}, \tau_{yz}$**

**będą równe zero.**

W takim przypadku naprężenia normalne noszą nazwę „**naprężenia główne**” i są oznaczane jako:

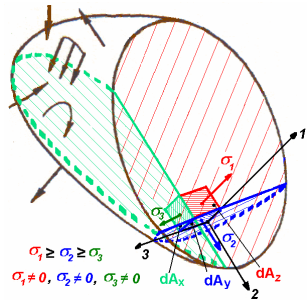
**$\sigma_1 \geq \sigma_2 \geq \sigma_3$ ,**

a kierunki tych naprężeń mają nazwę „**kierunki główne**” i są określane za pomocą wzajemnie prostopadłych osi oznaczanych odpowiednio do naprężeń jako **1, 2, 3**.



## 6. Klasyfikacja stanu naprężenia

Klasyfikację stanu naprężenia przeprowadza się na podstawie **naprężeń głównych**

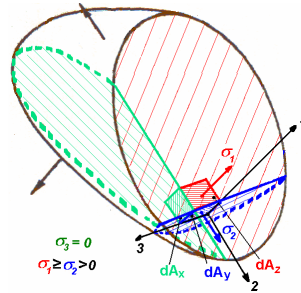


### Przestrzenny (trójosiowy) stan naprężenia:

Stan naprężenia, w którym:

$\sigma_1 \neq 0, \sigma_2 \neq 0, \sigma_3 \neq 0$   
przy czym:

$$\sigma_1 \geq \sigma_2 \geq \sigma_3$$



### Płaski (dwuosiowy) stan naprężenia:

Stan naprężenia, w którym np.  $\sigma_3 = 0$  oraz

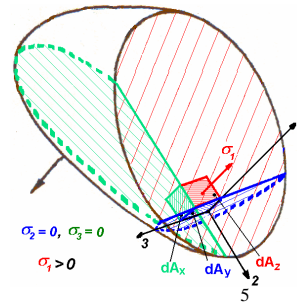
$$\sigma_1 \geq \sigma_2 > 0$$

### Jednoosiowy stan naprężenia:

Stan naprężenia, w którym

$$\text{np. } \sigma_2 = \sigma_3 = 0$$

$$\text{oraz } \sigma_1 > 0$$



## 7. Analiza płaskiego stanu naprężenia

### Przypadek analizy 1:

Znane są naprężenia normalne  $\sigma_x, \sigma_y$  oraz naprężenia styczne  $\tau_{xy} = \tau_{yx}$  dla przekroju o kierunku  $x$ .

### Należy wyznaczyć:

naprężenia główne  $\sigma_1$  i  $\sigma_2$  oraz kąt  $\alpha$  określający **kierunek główny 1** względem osi  $x$  (kąt transformacji stanu naprężeń  $\sigma_x, \sigma_y, \tau_{xy}$  do stanu naprężeń głównych).

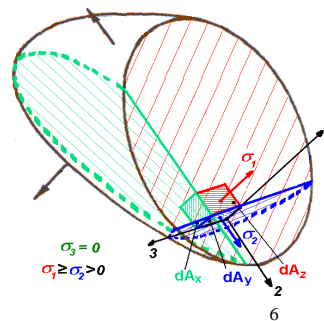
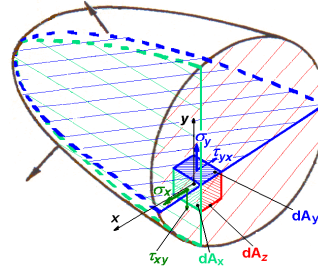
### Metody analizy:

- metoda geometryczna, nazywana „**Koło naprężeń Mohra**”.
- metoda algebraiczna, wykorzystująca wzory:

$$\sigma_1 = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} + \frac{1}{2} \sqrt{(\sigma_x - \sigma_y)^2 + 4\tau_{xy}^2}$$

$$\sigma_2 = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} - \frac{1}{2} \sqrt{(\sigma_x - \sigma_y)^2 + 4\tau_{xy}^2}$$

$$\operatorname{tg} 2\alpha = \frac{2\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y}$$



## 7. Analiza płaskiego stanu naprężenia (c.d.)

### Przypadek analizy 2 :

Znane są naprężenia główne  $\sigma_1$  i  $\sigma_2$  oraz kąt  $\alpha$  określający kierunek główny 1 względem zadanej osi X.

Należy wyznaczyć: naprężenia normalne oraz naprężenia styczne dla przekroju odpowiadającego zadanej osi X.

### Metody analizy:

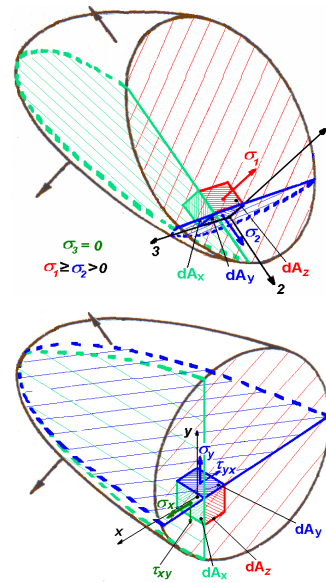
- metoda geometryczna, nazywana jako „**Koło naprężeń Mohra**”,
- metoda algebraiczna wykorzystująca zależności:

$$\sigma_x = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} + \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cos 2\alpha$$

$$\sigma_y = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} - \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cos 2\alpha$$

$$\tau_{xy} = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \sin 2\alpha$$

$\alpha$  - kąt określający kierunek główny 1 względem zadanej osi X.



7

## 7. Analiza płaskiego stanu naprężenia (c.d.)

### Przypadek analizy 3:

W analizowanym punkcie bryły znane są naprężenia główne  $\sigma_1$  i  $\sigma_2$  oraz położenie osi 1, 2.

Należy wyznaczyć:

- kąt  $\alpha_\tau$  określający kierunek główny 1 względem osi X właściwej dla stanu ekstremalnych naprężeń stycznych,
- wartość ekstremalną naprężeń stycznych (maksymalną wartość bezwzględną).

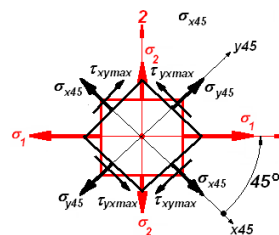
Metody analizy:

- metoda geometryczna, nazywana jako „**Koło naprężeń Mohra**”
- metoda algebraiczna wykorzystująca zależności:

$$\tau_{xy} = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \sin 2\alpha \Rightarrow |\tau_{xy}|_{\max}$$

$$\text{gdy } \alpha = \alpha_\tau = 45^\circ + n \cdot 90^\circ$$

$$|\tau_{xy}|_{\max} = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2}$$



8

## 7. Analiza płaskiego stanu naprężenia (c.d.)

Przypadek analizy 4: Stan naprężeń określany jako „czyste ścinanie”

Ten stan występuje wtedy, gdy dla kierunków ekstremalnych naprężeń stycznych ( $\alpha_\tau = 45^\circ + n \cdot 90^\circ$ ) naprężenia normalne są równe zero.

### Warunki uzyskania płaskiego stanu czystego ścinania

- występowanie naprężeń normalnych, które dla dowolnego kierunku pozostają względem siebie w relacji:

$$\sigma_x = -\sigma_y$$

- transformacja stanu naprężeń z relacją j.w. do stanu ekstremalnych naprężeń stycznych (kątem transformacji:  $\alpha + 45^\circ + n \cdot 90^\circ$ ).

Naprężenia styczne  $|\tau_{xy}|_{max}$  w stanie czystego ścinania:

$$|\tau_{xy}|_{max} = |\sigma_1| = |\sigma_2|$$

9

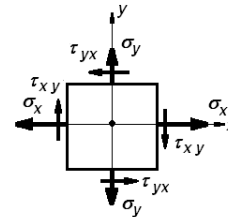
## 7. Analiza płaskiego stanu naprężenia (c.d.)

### Przykład obliczeniowy 1

W zadanym punkcie pręta występuje płaski stan naprężeń:

$$\sigma_x = 150 \text{ MPa}, \sigma_y = 100 \text{ MPa}, \tau_{xy} = 50 \text{ MPa}$$

Obliczyć naprężenia główne  $\sigma_1$  i  $\sigma_2$ , kąt  $\alpha$  kierunku głównego 1 względem osi  $x$  oraz przedstawić schemat zmiany kierunków  $x, y$  na kierunki główne 1, 2.



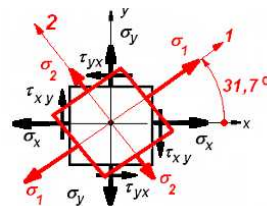
### Obliczenia i schemat

$$\sigma_1 = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} + \frac{1}{2} \sqrt{(\sigma_x - \sigma_y)^2 + 4\tau_{xy}^2} = \frac{150 + 100}{2} + \frac{1}{2} \sqrt{(150 - 100)^2 + 4 \cdot 50^2} = 180,9 \text{ MPa}$$

$$\sigma_2 = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} - \frac{1}{2} \sqrt{(\sigma_x - \sigma_y)^2 + 4\tau_{xy}^2} = \frac{150 + 100}{2} - \frac{1}{2} \sqrt{(150 - 100)^2 + 4 \cdot 50^2} = 69,1 \text{ MPa}$$

$$\operatorname{tg} 2\alpha = \frac{2\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y} \Rightarrow \alpha = \frac{1}{2} \operatorname{arctg} \left( \frac{2\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y} \right)$$

$$\alpha = \frac{1}{2} \operatorname{arctg} \left( \frac{2 \cdot 50}{150 - 100} \right) = 31,7^\circ$$



10

## 7. Analiza płaskiego stanu naprężenia (c.d.)

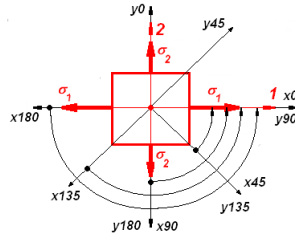
### Przykład obliczeniowy 2

W analizowanym punkcie pręta występuje płaski stan naprężeń głównych:

$$\sigma_1 = 300 \text{ MPa}, \sigma_2 = 200 \text{ MPa}$$

Obliczyć naprężenia normalne i styczne dla kierunków  $x_0, x_{45}, x_{90}, x_{135}, x_{180}$ .

Przykładowe obliczenie naprężeń



$$\begin{aligned} \sigma_{x_{45}} &= \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} + \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cos(2 \cdot 45^\circ) = \\ &= \frac{300 + 200}{2} + \frac{300 - 200}{2} \cos 90^\circ = 250 \text{ MPa} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \sigma_{y_{45}} &= \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} - \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cos(2 \cdot 45^\circ) = \\ &= \frac{300 + 200}{2} - \frac{300 - 200}{2} \cos 90^\circ = 250 \text{ MPa} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \tau_{xy_{45}} &= \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \sin(2 \cdot 45^\circ) = \\ &= \frac{300 - 200}{2} \sin(2 \cdot 45^\circ) = 50 \text{ MPa} \end{aligned}$$

### Wyniki obliczeń

Kierunek	$\sigma_x$ , MPa	$\sigma_y$ , MPa	$\tau_{xy}$ , MPa
$x_0$	300	200	0
$x_{45}$	250	250	50
$x_{90}$	200	300	0
$x_{135}$	250	250	-50
$x_{180}$	300	200	0

Koniec wprowadzenia nr 4

11