Metody badawcze w mechanice Plan wykładu:

- I. Badania wytrzymałości materiałów.
- 1. Metody statyczna: próby rozciągania, ściskania, zginania i skręcania.
- 2. Twardość (metody: Brineila, Vickersa, Rockwella).
- 3. Matody dynamiczne: próby udarowe, badania zmęczeniowa.
- II. Metody badania naprężeń i odkształceń.
- 1. Podstawowe alementy stanu naprężenia i odkształcania. Związki pomiędzy naprężaniem i odkształceniem, uogólnione prawo Hooka.
- Taneomatria: podstawy matody tensometrycznaj, rodzaje tansometrów. Tansometry oporowe: zaseda działania, rodzaja i własności, układy pomiarowe, aparatura tensometryczna i jej dobor.
- Elaetooptyka: właściwości światła wykorzystywane w elastooptyca, działanie polaryskopów, techniki badań elaetooptycznych, przykłady badań modelowych.
- 4. Matoda kruchych pokryć: podetawy matody i przykłady.
- Metoda mory (metoda interferencji geometrycznej): podatawy metody i przykłady zaatosowań.
- 6. Metody holograficzna: podatawy holografii, Interfarometria holograficzna i plamkowa, przykłedy badań intarferomatrycznych.
- ill. Nieniszczące badanie materiałów.
- 1. Ultrasonografia: defektoskopla ultredźwiękowa, ultradźwiękowa wyznaczania naprężeń. Urządzenia i metody.
- Radiografia: podstawy matody, aparatura rentganowska i Izotopowa, przykłady zastoaowań.

Metody badawcze w mechanice

Cel zajęć:

- 1. Zapoznanie z podstawowymi wielkościami mechanicznymi charakteryzującymi materiały konstrukcyjne.
- 2. Poznanie metod wyznaczania tych wielkości.
- Przedstawienie problemów i zjawisk związanych z wytrzymałością stałyczną i dynamiczną.
- 4. Wprowadzenie podstawowych wielkości charakteryzujących stan naprężenia i odkształcenia elementów konstrukcyjnych.
- Zapoznanie z problematyką doświadczalnego wyznaczania rozkładów i wartości naprężeń oraz odkształceń w najprostszych elementach i układach.
- Zapoznanie z metodami wykrywania wad materiałowych (defektoskopia) metodami nieniszcącymi.

Metody badawcze w mechanice

Literatura:

Problematyka wytrzymałości materiałów:

- A. Skorupa, M. Skorupa
 Wytrzymałość materiałów
 Skrypt dla studentów wydziałów niemechanicznych
 AGH Uczelniane Wydawnictwa Naukowo-Dydaktyczne, Kraków 2000
- S. Wolny (red.)
 Eksperyment w wytrzymałości materiałów
 Wytrzymałość materiałów (IV),
 Wydział łnżynierii Mechanicznej i Robotyki, AGH, Kraków 2002
- S. Mazurkiewicz (red.)
 Ćwiczenia laboratoryjne z wytrzymałości materiałów Politechnika Krakowska, 1999
- K. Przybyłowicz
 Metody badawcze w metaloznawstwie
 Wydawnictwa AGH, Kraków 1991
- L. A. Dobrzański
 Podstawy nauki o materialach i metaloznawstwo, rozdz. 5
 WNT, Warszawa 2002

Metody badawcze w mechanice

Literatura:

Problematyka wyznaczania odkaztałceń i naprężeń elementów konstrukcyjnych:

- Z. Orłoś (red.)
 Doświadczalna analiza odkształceń i naprężeń PWN. Warszawa 1977
- W. Szczepiński (red.)
 Metody doświadczalne mechaniki ciała stałego
 PWN, Warszawa 1984
- J. Kapkowski
 Podstawy doświadczalnej analizy naprężeń i odkształceń
 Oficyna Wydawnicza Politechniki Warszawskiej, Warszawa 1996
- A. Siemieniec
 Elastooptyka
 Skrypt uczelniany nr 615, AGH, 1977
- Roliński
 Tensometria oporowa
 WNT, Warszawa 1981
- 11. W. Styburski
 Przetworniki tensometryczne
 WNT. Warszawa 1976

Defektoakopia:

- A. Lewińska-Romicka Badania nieniszczące. Podstawy defektoskopii WNT, Warszawa 2001
- 13. Z. Pawłowski Badania nieniszczące. Poradnik Stowarzyszenie Inżynierów i Techników Mechaników Polskich, Warszawa 1984

Skutki działania sił (obciążeń):

- 1. Odkształcenie:
- sprężyste ciało powraca do pierwotnego kształtu po ustąpieniu działania siły
- plastyczne ciało pozostaje odkształcone po ustąpieniu działania siły
- 2. Zniszczenie spójności materiału (pękanie, lamanie, kruszenie, itd.)

wytrzymałość = właściwość przeciwstawienia się niszczącemu działaniu sil

Cel wytrzymałości materialów:

- 1. Określenie warunku bezpieczeństwa czy element konstrukcyjny nie ulegnie zniszczeniu pod wpływem przewidzianych obciążeń.
- Określenie warunku sztywności czy element nie będzie ulegał na tyle dużym odkształceniom, które utrudnią lub uniemożliwią jego należyte funkcjonowanie.
- Określenie warunku ekonomiczności konstrukcji wybór materiału konstrukcyjnego najbardziej odpowiedniego ze względu na rodzaj obciążenia z równoczesnym pełnym wykorzystaniem własności wytrzymałościowych tworzywa.

Mechanika ogólna ≡ Mechanika ciała stałego sztywnego Statyka, kinematyka i dynamika bryły sztywnej Mechanika klasyczna, zasady Newtona

Założenie:

Odległość dwóch dowolnych punktów ciała stałego nie zmienia się pod wpływem działających șił

Mechanika ciała stałego odkształcalnego ≡ Wytrzymałość materiałów

Ciała rzeczywiste pod wpływem oddziałujących na nie sił odkształcają się a przy odpowiednio dużej sile spójność materiału ulega zniszczeniu (łamanie, pękanie, kruszenie itd.)

Ogólne prawa mechaniki obowiązują w dalszym ciągu.

Zasada zesztywnienia:

Jeśli ciało odkształcalne pozostaje pod działaniem sił w równowadze, to układ tych sił musi spełniać takie same warunki, jakie obowiązują w statyce ciała sztywnego.

Zasada ta pozwała pominąć przemieszczenia punktów przyłożenia sił wywołane deformacją ciała przyjmując, że punkty te mają położenia takie same jak w ciele nieodkształconym.

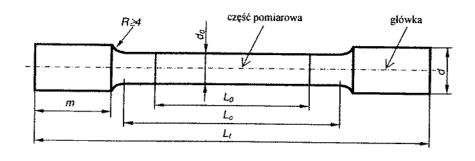
Rodzaje obciążeń i związane z tym własności materiałów:

- Obciążenia statyczne Własności statyczne siła (obciążenie) działająca na badane ciało zmienia się z czasem powoli
- 2. Obciążenia dynamiczne Własności dynamiczne gwaltownie (uderzeniowo, udarowo) działające obciążenie
- 3. Obciażenie cykliczne Własności zmęczeniowe
- 4. Obciążenie stałc i długotrwałe

UWAGI:

- Własności materiałów wyznaczone metodami mechanicznymi nie są wielkościami fizycznymi – gdyż zależą od warunków, w których je określono (od kształtu i wymiaru próbek, metodologii badań: rodzaj maszyny wytrzymałościowej, rodzaje uchwytów, prędkość narastania obciążeń)
- Własności materiałów wyznaczone metodami mechanicznymi mają charakter umowny – wiele prób i badań jest znormalizowanych, określone są warunki przeprowadzania tych prób np. wymiary próbek, pozwala to na porównywanie własności materiałów i stanowi podstawę do obliczeń inżynierskich

Przykład znormalizowanej próbki proporcjonalnej



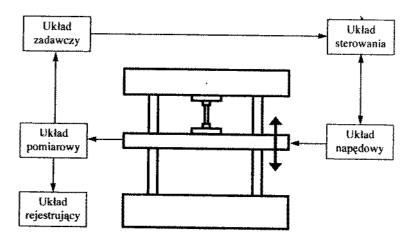
$$\mathbf{L}_0 = \mathbf{p} \cdot \mathbf{d}_0$$

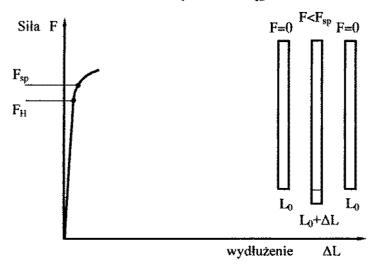
$$L_0 \!=\! p \cdot \sqrt{4 \cdot S_0 / \pi}$$

$$L_c = L_0 + 2 \cdot d_0$$

 S_0 – pole przekroju poprzecznego

Próba statyczna rozciągania Maszyna wytrzymałościowa – schemat blokowy



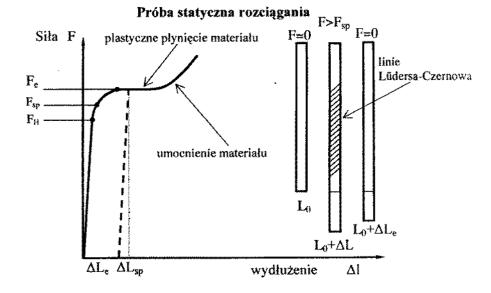


$$R_{H}=rac{F_{H}}{S_{0}}$$
 - granica proporcjonalności
$$R_{sp}=rac{F_{sp}}{S_{0}} \text{ - granica sprężystości}$$

$$R_{0,05} = \frac{F_{0,05}}{S_0} \text{--umowna granica sprężystości}$$

 $F_{0,05}$ – siła wywołująca w próbce wydłużenie trwałe równe 0,05% początkowej długości pomiarowej próbki

So - początkowe pole powierzchni przekroju

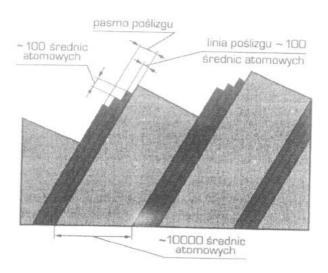


$$\Delta L = \Delta L_{\rm sp} + \Delta L_{\rm e}$$

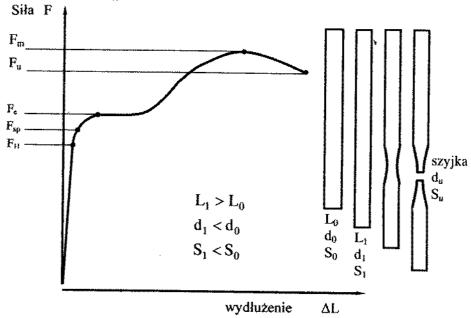
 ΔL – wydłużenie całkowite ΔL_{sp} – wydłużenie sprężyste ΔL_{e} – wydłużenie plastyczne

$$R_{\,e} = \frac{F_{e}}{S_{0}} \, - \, \text{granica plastyczności} \label{eq:Re}$$

So - początkowe pole powierzchni przekroju



Schemat powstawania linii Lüdersa-Czernowa

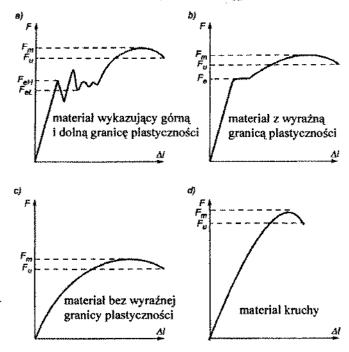


$$R_m = \frac{F_m}{S_0} \ \text{- wytrzymałość na rozciąganie}$$

 S_0 - początkowe pole powierzchni przekroju

$$R_{u} = \frac{F_{u}}{S_{u}}$$
 – naprężenie rozrywające

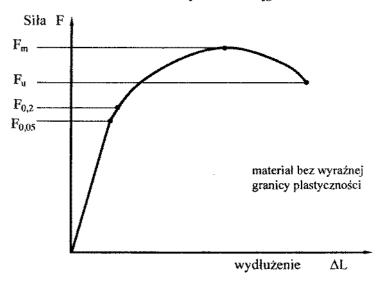
 $\mathbf{S}_{\mathbf{u}}$ - pole powierzchni przekroju szyjki tuż przed rozerwaniem



Wykresy rozciągania dla różnych typów materiałów.

FeH - górna granica plastyczności

 F_{eL} – dolna granica plastyczności



$$R_{0,05} = \frac{F_{0,05}}{S_0} - \text{umowna granica sprężystości}$$

 $F_{0,05}$ - siła wywołująca w próbce wydłużenie trwałe równe 0,05% początkowej długości pomiarowej próbki

$$R_{0,2} = \frac{F_{0,2}}{S_0}$$
 – umowna granica plastyczności

 $F_{0,2}$ - siła wywołująca w próbce wydłużenie trwale równe 0,2% początkowej długości pomiarowej próbki

 \mathbf{S}_0 - początkowe pole powierzchni przekroju

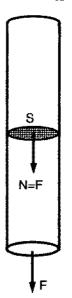
Naprężenie:

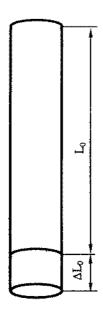
F – obciążenie zewnętrzne N – rozciągająca sila wewnętrzna

$$\sigma = \frac{F}{S}$$
 - naprężenie

Wydłużenie względne:

$$\epsilon = \frac{\Delta L_0}{L_0}$$



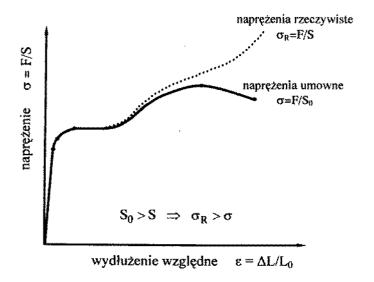


Jednostki

Q control and				
wielkość	uklad SI	dawne jednostki	przelicznik	
sila	newton [N]	kilogram siła (kG)	1 N _v = 0.102 kG	
długość, wydłużenie	metr [m]	centymetr [cm]	1 m =100 cm	
pole powierzehni	metr ² [m ²]	centymetr ² [cm ²].	$1 \text{ m}^2 = 10^4 \text{ cm}^2$	
naprężenie	paskal [Pa] 1 Pa = 1 N / 1 m²	1 kG/cm ²	1 Pa = 1.02×10 ^{.5} kG/cm ²	

$$1 \text{ MPa} = 1 \times 10^6 \text{ Pa} = 40.2 \text{ kG/cm}^2$$

 $\epsilon = \Delta L/L_0 - wydłużenie względne, wielkość niemianowana$



Zalecane szybkości rozciągania:

3-30 MPa/s – do górnej granicy plastyczności
0.4 mm/min – po przekroczeniu górnej granicy plastyczności

Prawo Hooka

$$\Delta L = \frac{1}{E} \cdot \frac{F \cdot L_0}{S_0}$$

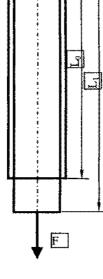
$$\epsilon = \frac{L_1 - L_0}{L_0} = \frac{\Delta L}{L_0} \qquad \text{- względne wydłużenie}$$

$$\varepsilon = \frac{1}{E} \cdot \sigma = \frac{\sigma}{E}$$

E - moduł Younga, moduł sprężystości podłużnej, [MPa]

$$\varepsilon' = \frac{d_1 - d_0}{d_0} = \frac{\Delta d}{d_0}$$

 $\varepsilon' = \frac{d_1 - d_0}{d_0} = \frac{\Delta d}{d_0}$ - względne poprzeczne wydłużenie



 $\epsilon' = - v \cdot \epsilon$ - zależność między wydłużeniami wzglądnymi

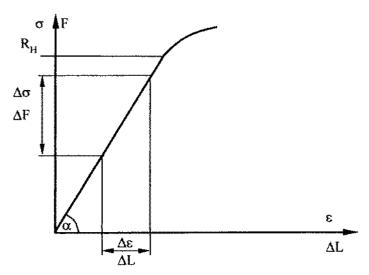
v – współczynnik (liczba) Poissona, można wykazać, że $0 \le v \le \frac{1}{2}$

$$\frac{1}{6} < v < \frac{1}{2}$$
 - dla większości materialów

Stałe sprężystości wybranych materiałów

Material	Modul Younga, MPa	Liczba Poissona
Stale weglowe konstrukcyjne	2,05 · 105	0,24 , 0,30
Stal sprężynowa	2,11 · 105	0,24 , 0,30
Żeliwo	(1,15 , 1,6) · 10 ⁵	0,23 , 0,27
Stopy aluminium	0,72 · 105	0,26 , 0,36
Stopy tytanu	1,12 · 103	
Beton	(0,18 , 0,44) - 10 ⁵	0,16 , 0,18
Szkło	0,6 - 105	0,25 , 0,30

Metoda wyznaczenia modulu Younga



$$E = \frac{\Delta \sigma}{\Delta \epsilon} = \frac{\Delta F \cdot L_0}{\Delta L \cdot S} = tg \, \alpha$$

Analiza odkształceń próbki Wlaściwości plastyczne materiału

1. Trwale wydłużenie względne:

$$A_{p} = \frac{L_{u} - L_{0}}{L_{0}} \cdot 100\%$$

2. Względne wydłużenie równomierne

$$A_r = \frac{d_0^2 - d_r^2}{d_r^2} \cdot 100\%$$

d, - średnica w polowie dłuższej części po zerwaniu

3. Trwale przewężenie w miejscu złomu

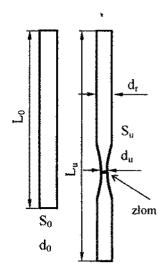
$$Z = \frac{S_0 - S_u}{S_0} \cdot 100\%$$

dla próbek o przekroju kolowym

$$S_0 = \frac{\pi d_0^2}{4} \qquad Su = \frac{\pi d_u^2}{4}$$

$$Z = \left[1 - \left(\frac{d_u}{d_0}\right)^2\right] \cdot 100\%$$

Przykład dla miękkiej stali niskoweglowej: $A_5 \approx 33\%$, $Z \approx 60\%$.



złom (przełom) – przekrój próbki po jej rozerwaniu

Rodzaje złomów (przełomów):

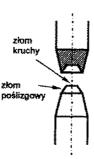
1. Złom rozdzielczy kruchy – nie jest poprzedzony widocznymi odkształceniami plastycznymi materiału, charakter przełomu jest wynikiem posiadania wewnętrznych sił spójności materiału w plaszczyźnie prostopadłej do osi próbki, powierzchnia złomu jest nierówna, szorstka i pozwala wyodrębnić poszczególne ziarna materiału, występuje dla materiałów kruchych (żeliwo, ceramika)



 Zompoślizgowy – powstaje przez zniszczenie materiału poprzez poślizg w plaszczyznach krystałograficznych pod kątem 45° do kierunku obciążenia, powierzchnia złomu jest bardzo gładka poprzez silne odkształcenia plastyczne, zamazany jest obraz ziarn, występuje dla materiałów plastycznych (ołów, złoto)



3. Złam pośredni (mieszany, rozdzielczy wiązki) –
poprzedzony odkształceniem plastycznym i powstaniem
szyjki, które wywołuje umocnienie materiału i wymaga
dalszego zwiększenia obciążenia, które w efekcie
doprowadza do złomu rozdzielczego kruchego, złom ma
charakter kielicha: złom plastyczny pobocznicy
nachylony 45° względem osi i rozdzielczo kruchy rdzenia
prostopadły do osi, złom charakterystyczny dla
materiałów sprężysto-plastycznych (stal niskoweglowa)



Okoliczności, w których należy unieważnić próbę statyczną rozciągania:

- Na próbce tworzy się więcej niż jedna szyjka
- 2. Próbka rozerwała się poza długością pomiarową
- 3. Przełom nastąpił w miejscu rysy
- 4. Próbka rozerwała się na wskutek miejscowej wady wewnętrznej materialu.

Próba statyczna rozciągania Podsumowanie

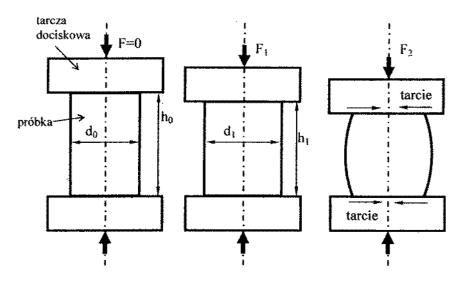
Celem próby jest wyznaczenie jednej lub kilku poniższych wielkości:

- 1. umownej granicy sprężystości R_{0.05} [MPa]
- 2. umownej granicy plastyczności R_{0,2} [MPa]
- modułu Younga [MPa]
- 4. wyraźnej granicy sprężystości R. [MPa] jeżeli materiał ją wykazuje
- 5. wytrzymałości na rozciąganie R_m [MPa]
- 6. naprężenia rozrywającego R, [MPa]
- 7. względnego wydłużenia A, [%]
- 8. względnego wydłużenia równomiernego A, [%]
- 9. względnego przewężenia Z [%]

Zalety statycznej próby rozciągania:

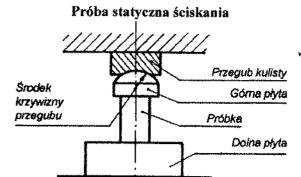
- Możliwość uzyskania jednoosiowego i jednorodnego stanu naprężeń w przekrojach poprzecznych części pomiarowej próbki. Zaburzenie tego stanu zachodzi dopiero w końcowej fazie rozciągania.
- Możliwość uzyskania wielu parametrów charakteryzujących właściwości mechaniczne materialu.
- Możliwość klasyfikacji materiałów konstrukcyjnych na podstawie właściwości mechanicznych materiału.
- Łatwość obserwacji reakcji próbki na proces obciążenia siłą rozciągającą aż do momentu jej zniszczenia.
- Stosunkowo duża łatwość przeprowadzenia próby.

Próba statyczna ściskania



Warunki poprawności przeprowadzenia próby statycznego ściskania:

- 1. Oś próbki powinna pokrywać się z osią obciążenia.
- Powierzchnie czołowe próbek powinny być bardzo dokładnie obrobione: gladkie (polerowane) i prostopadle do osi próbki.
- 3. Powierzchnie płyt dociskowych powinny być gladkie (polerowane) i wykonane z materialu twardszego niż material badany.
- W celu zmniejszenia siły tarcia należy zastosować smarowanie powierzchni płyt dociskowych.



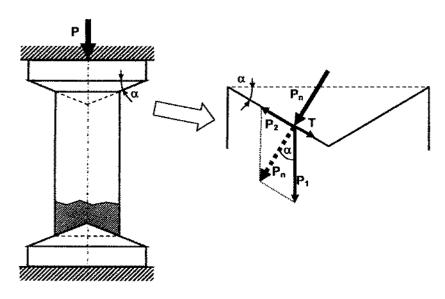
Schemat ustawienia próbki między płytami naciskowymi maszyny wytrzymałościowej lub prasy

Przegub kulisty:

- eliminuje punktowy styk między płytą a podstawą próbki
- ulatwia ich bardziej równomierne przyleganie

Próba statyczna ściskania

Ściskanie próbek między stożkowymi płytami dociskowymi



P_n -siła prostopadla do tworzącej stożka

 $T = \mu \cdot P_n - sila tarcia$

μ - współczynnik tarcia

P₂ – składowa siły P_n sklerowana zgodnie z tworzącą stożka

 $P_2 = P_n \cdot tg\alpha$

P₁ - skladowa siły P_n równolegia do osi próbki

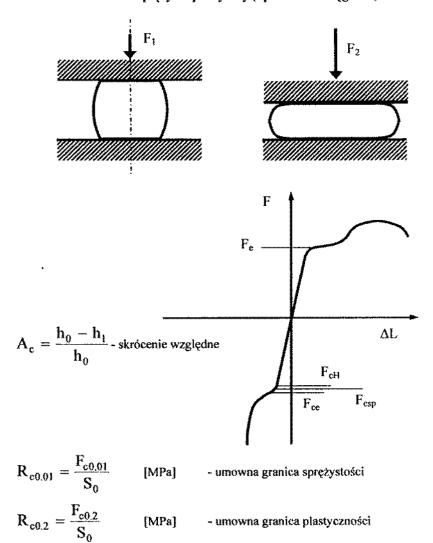
$$P_2 = P_n \cdot tg\alpha = \mu \cdot P_n = T$$

 α = arc tg μ - zapewnia jednoosiowe ściskanie

Wada metody:

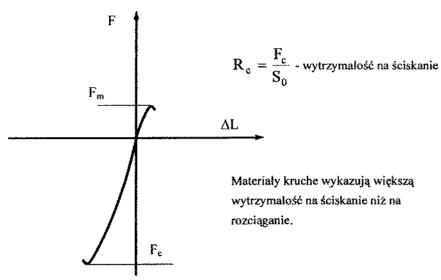
- nierównomierne osiowe odkształcenie próbki ε, tym większe im większy kąt α
- powstanie spiętrzenia naprężeń w pobliżu przy wierzcholku stożka

Próba statyczna ściskania Materiał spreżysto-plastyczny (np. stal niskoweglowa)

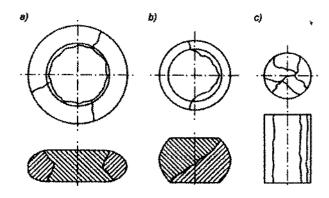


 $F_{c0.01}$, $F_{c0.2}$ – siła wywołująca stale (plastyczne) względne skrócenie pręta o 0.01% i 0.2%, odpowiednio

Próba statyczna ściskania Materiał kruchy (np. żeliwo, beton)



Próba statyczna ściskania



Typy zlomów próbek metalowych

- a) zlom plastyczny z uwidocznieniem stożków
- b) złom plastyczny
- c) zlom kruchy
- Złom kruchy niewidoczne są makroskopowe odkształcenia plastyczne, plaszczyzny pęknięć są równolegie do osi próbki, pęknięcia są wywolane obwodowymi naprężeniami rozciągającymi
- Złom plastyczny (włóknisty, poślizgowy)-poprzedzony jest makroskopowym odkształceniem plastycznym, wywołanym przez poślizgi pod kątem 45° do osi próbki

Próba statyczna ściskania

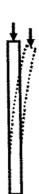
Rodzaje prób:

- 1. Próba zwykla:
- skrócenie względne
- wyraźna granica plastyczności
- wytrzymałość na ściskanie
- wykres ściskania
- 2. Próba ścisla:
- współczynnik sprężystości podłużnej przy ściskaniu
- (modul Younga dla ściskania, Ec)
- umowna granicy sprężystości
- umowna granicy plastyczności

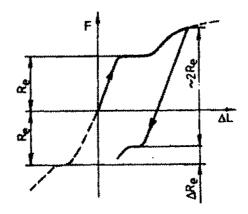
Wymiary próbek:

- 1. **średnica:** d_e = 10, 20 lub 30 mm
- 2. wysokość: $h_0 = p \cdot d_0$;
- p = 1.5 dla próby zwyklej
- p = 3 dla próby ścisłej bez wyznaczenia E_c
- p = 10 gdy próbę przeprowadza się w celu
 - wyznaczenia E_c

Ziawisko wyboczenia pręta:

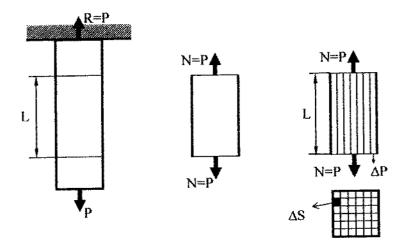


Efekt Bauschingera



Umocniony materiał poddany działaniu naprężeń przeciwnego znaku wykazuje obniżona granicę plastyczności.

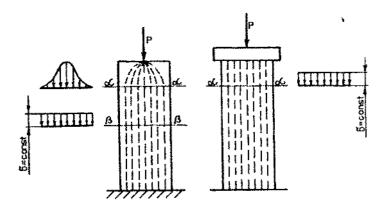
Równomierność naprężeń w pręcie pryzmatycznym (o stałym przekroju poprzecznym)



$$\Delta L = const$$

$$\Delta L = \frac{\Delta P \cdot L}{F \cdot \Delta S} = const$$
 \Rightarrow $\frac{\Delta P}{\Delta S} = \sigma = const$

Zasada de Saint-Venanta

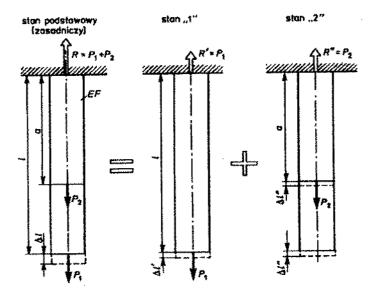


Zjawisko równomiernego rozkładu naprężeń, niezależnie od sposobu przyłożenia obciążenia, w dostatecznej odległości od miejsca przyłożenia siły.

Dla pręta o średnicy do, ta odległość wynosi około 1.5 do.

Zasada superpozycji

W przypadku złożonego układu obciążeń, można go rozbić na układy proste, których suma daje ten układ złożony.



Zasady obliczeń wytrzymałościowych na rozciąganie i ściskanie. Naprężenia dopuszczalne. Współczynnik bezpieczeństwa.

K – naprężenie niszczące: np.: R_e dla materiałów sprężysto-plastycznych R_m dla materiałów kruchych

k - naprężenie dopuszczalne

$$k = \frac{K}{n}$$
 gdzie n – warunek bezpieczeństwa

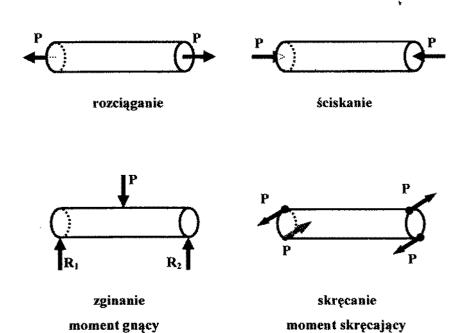
$$k_r = \frac{R_e}{n_e} = \frac{R_m}{n_m}$$
, $R_m > R_e \implies n_m > n_e$

$$\sigma_r = \frac{P}{S} \leq k_r$$

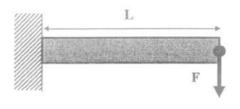
Rozwiązywanie statycznie niewyznaczalnych układów prętowych

- Warunki równowagi (sil i momentów sił uproszczenie: pomija się wpływ przemieszczeń)
- 2. Warunki geometryczne (nierozdzielność przemieszczeń)
- 3. Warunki fizyczne (np. prawo Hooka, rozszerzalaność termiczna)

Klasyfikacja obciążeń prostych

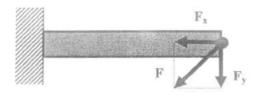


Własności wytrzymałości przy zginaniu



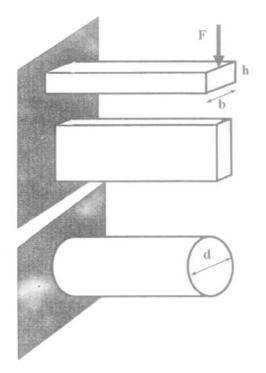
Moment siły, moment gnący w miejscu przytwierdzenia pręta

$$M = F \cdot L$$
 [N·m]



 F_x – składowa siły ściskająca F_y – składowa siły zginająca

$$M = F_y \cdot L$$



Wskaźnik przekroju przy zginaniu dla belki o przekroju prostokątnym

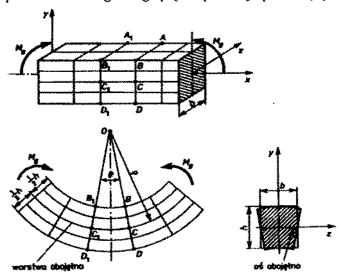
$$W_g = \frac{b \cdot h^2}{6} \qquad [m^3]$$

dla belki o przekroju kołowym

$$W_g = \frac{\pi \cdot d^3}{32} \qquad [m^3]$$

Własności wytrzymałości przy zginaniu

Opis odkształceń zginanego pręta o przekroju prostokatnym

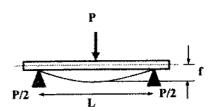


W zakresie stosowalności prawa Hooka dla czystego zginania:

- 1. końcowe przekroje pręta pozostają plaskie wszystkie przekroje poprzeczne pręta pozostają także plaskie (hipoteza plaskich przekrojów)
- względne odkształcenia poprzecze pręta są w każdym punkcie v razy mniejsze od odkształceń wzdłużnych – poszczególne warstwy równolegle do osi pręta nie wywierają na siebie nacisków poprzecznych
- 3. stan naprężenia w zginanym pręcie jest jednoosiowy, ale nie jednorodny

Uwaga: niejednorodny stan naprężenia utrudnia analizę wyników próby zginania, zwłaszcza dla metali ciągliwych – stosuje się ją zatem głównie do badania materiałów kruchych

Własności wytrzymalości przy zginaniu Statyczna próba zginania

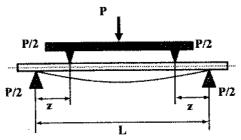


Trójpunktowa próba zginania:

f - strzałka ugięcia

$$M_g = \frac{P \cdot L}{4}$$
 [Nm]

$$\sigma_g = \frac{M_g}{W_g} = \frac{P \cdot L}{4 \cdot W_g}$$
 [Pa]



Czteropunktowa próba zginania

$$M_g = \frac{P \cdot z}{2}$$
 [Nm]

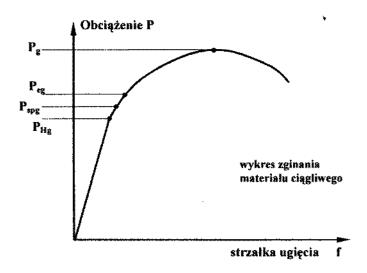
$$\sigma_g = \frac{M_g}{W_g} = \frac{P \cdot z}{2 \cdot W_g} \qquad [Pa]$$

Wskaźniki przekroju belki

$$W_g = \frac{b \cdot h^2}{6}$$
 - dla belki o przekroju prostokątnym (h -wysokość w kierunku F)

$$W_g = \frac{\pi \cdot d^3}{32}$$
 - dla belki o przekroju kołowym o średnicy d

Własności wytrzymalości przy zginaniu Statyczna próba zginania



 $\mathbf{R_g}$ — wytrzymałość na zginanie (jest to naprężenie wyliczone ze wzoru $\mathbf{M_g/W_g}$ dla obciążenia $\mathbf{P_g}$

 R_{Hg} – granica sprężystości liniowej przy zginaniu (naprężenie dla P_{Hg})

R_{spg} – granica sprężystości przy zginaniu (naprężenie dla P_{spg})

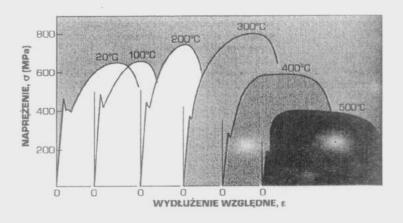
 $R_{e0.2}$ – umowna granica plastyczności przy zginaniu (naprężenie dla $P_{g0.2}$)

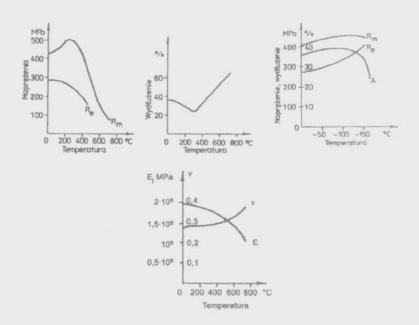
Własności wytrzymałości przy zginaniu Statyczna próba zginania

Umowną granicę plastyczności przy zginaniu $R_{g0,2}$ oblicza się przyjmując, że skrajne włókna próbki ulegają względnemu wydłużeniu $\epsilon=0.2\%$. Strzałkę ugięcia $f_{g0,2}$ odpowiadającą temu wydłużeniu oblicza się z tabeli.

Spesób obcigženia	Przekrój próbki					
	kołowy	prostokątny				
w środku siłą P	$f_{g0,2} = \frac{L^2 \cdot \varepsilon}{6 \cdot d}$	$f_{g0,2} = \frac{L^2 \cdot \varepsilon}{6 \cdot h}$				
dwiema silami P/2	$f_{g0,2} = \frac{(L-2z)^2 \cdot \varepsilon}{4 \cdot d}$	$f_{g0,2} = \frac{(L-2z)^2 \cdot \varepsilon}{4 \cdot h}$				

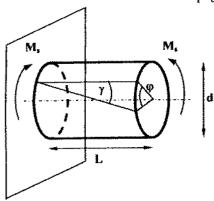
Krzywe rozciągania stali węglowej w różnych temperaturach





Własności mechaniczne przy skręcaniu

Opis odkształceń skręcanego pręta o przekroju kolowym w zakresie sprężystości liniowej



Stan odkształcenia próbki charakteryzuje jednostkowy kąt skręcania

M_s - moment skręcający

$$\varphi' = \frac{\varphi}{L}$$

φ - kat skręcenia pręta [rad]

L – długość pręta

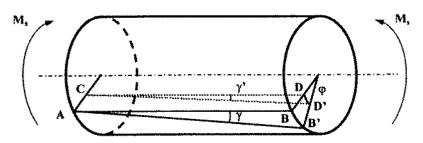
d – średnica pręta

y - kat odkształcenia postaciowego [rad]

- Przekroje końcowe pręta pozostają plaskie, dlugość oraz średnica pręta nie ulegają zmianie
- 2. Linie obwodowe pozostają nadal płaskie i zachowują kształt kolowy
- 3. Promień przekroju końcowego obraca się w trakcie skręcania o kąt φ, pozostając cały czas liniowym
- 4. Hipoteza plaskich przekrojów każdy przekrój poprzeczny pręta pozostaje plaski, a każdy promień pomyślany w środku pozostaje odcinkiem prostym
- W przekrojach poprzecznych nie występują naprężenia normalne (ani rozciągające ani ściskające) tylko równoległe do tych płaszczyzn (tzw. ścinające lub tnące)
- Nie zachodzi zmiana objętości pręta, tylko zmiana postaciowa (kąty proste odksztalcają się o kąt γ)
- 7. Warstwy równolegie do osi próbki po skręceniu układają się wzdluż linii śrubowej

Własności mechaniczne przy skręcaniu

Opis odkształceń skręcanego pręta o przekroju kolowym w zakresie spreżystości liniowej



Związek pomiędzy kątem skręcenia φ a kątem odkształcenia postaciowego γ:

$$y \cdot L = \phi \cdot r$$

- L długość próbki
- r odleglość od osi próbki
- Kąt odkształcenia postaciowego γ wzrasta wraz z odległością od osi próbki
 γ > γ²
- Naprężenia tnące (ścinające) wzrastają od zera na osi próbki do wartości maksymalnej na powierzchni próbki w sposób liniowy

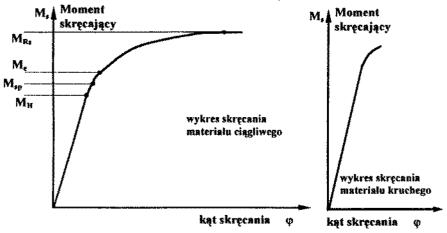
Dla preta o przekroju kolowym:

$$\varphi = \frac{32 \cdot \mathbf{M} \cdot \mathbf{L}}{\pi \cdot \mathbf{d}^4 \cdot \mathbf{G}}$$

$$G = \frac{E}{2 \cdot (1 + v)} - \text{modul (współczynnik) spręzystości poprzecznej}$$

(lub moduł sprężystości postaciowej lub modul Kirchhoffa)

Własności wytrzymałości przy skręcaniu Statyczna próba skręcania



Wskaźnik na skręcanie dla próbek o przekroju poprzecznym kołowym:

$$W_S = \frac{\pi \cdot d^3}{16} \quad [m^3]$$

dla próbek rurowych o średnicy zewn. $\mathbf{d}_{\mathbf{z}}$ i wew. $\mathbf{d}_{\mathbf{w}}$:

$$W_{S} = \frac{\pi}{16} \cdot \frac{d_{z}^{4} - d_{w}^{4}}{d_{z}} \quad [m^{3}]$$

$$R_H = \frac{M_H}{W_c}$$
 - granica sprężystości przy skręcaniu

$$R_{sp} = \frac{M_{sp}}{W_S} \qquad \text{- granica sprężystości}$$

$$R_e = \frac{M_e}{W_S} \qquad \text{- granica plastyczności przy skręcaniu}$$

$$R_{Rs} = \frac{M_{Rs}}{W_S}$$
 - wytrzymałość na skręcanie dla materialów kruchych

$$R_{Rs} = \frac{3 \cdot M_{Rs}}{4 \cdot W_S} \quad \text{- wytrzymałość na skręcanie dla materiałów ciągliwych}$$

Własności wytrzymałości przy skręcaniu Statyczna próba skręcania

Umowna granica plastyczności:

$$\gamma_{\text{max}} = 1.5 \cdot \epsilon_{0.2}$$

ε_{0,2} – umowna granica plastyczności przy rozciąganiu odpowiadająca trwałemu odkształceniu wzgiędnemu podłużnemu 0.2%

$$\phi_{max} = \gamma_{max} \cdot \frac{L}{r} = \frac{1.5 \cdot L \cdot \epsilon_{0.2}}{r}$$

φ_{max} - dopuszczalny kąt skręcenia

Dla próbek ciągliwych po przekroczeniu granicy plastyczności pojawia się odksztalcenie trwałe polegające na:

- zmianie kierunku przebiegu krzywej skręcania
- niewielkiemu wydłużeniu próbek
- cechy granicy plastyczności nie pojawiają się tak wyrażnie jak w próbie rozciągania, gdyż odkształcenia plastyczne pojawiają się najpierw w warstwach zewnętrznych, a zatem nie pojawiają się jednocześnie w calym przekroju

Pomiary twardości (statyczne)

Twardość - miara umowna, określa odporność materiału na powstanie odkształcenia trwałego (plastycznego) wskutek oddziaływania na jego powierzehnię innego twardszego przedmiotu - wglębnika.

Metody pomiaru twardości dzielą się na:

- statyczne: polegają na powolnym wciskaniu wglębnika w materiał przy działaniu stałej lub stopniowo wzrastającej siły do określonej wartości
- dynamiczne: polegają na uderzeniowym oddziaływaniu twardego elementu na powierzennię badanego materiału, są mniej dokładne i mniej jednoznacznie określone w porównaniu do metod statycznych, używane są rzadziej

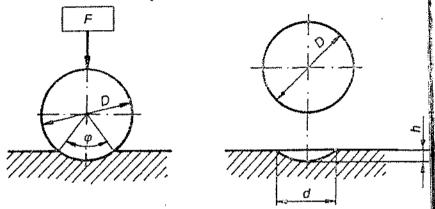
Uwagi:

- Twardość nie jest stałą materiałową, bardzo zależy ona od metody jej wyznaczenia.
- Porównywanie twardości jest możliwe zasadniczo w zakresie jednej metody i z wieloma zastrzeżeniami: podobieństwo geometryczne odcisków.
- 3. Istnieje korelacja pomiędzy twardością a innymi właściwościami mechanicznymi materiału (wytrzymałością na rozciąganie, sprężystością, własnościami plastycznymi), np.:

dla stali węglowej nie hartowanej: R_m ≈ 0.35-HB

WYEHAD !!!

Pomiary twardości - metoda Brinella



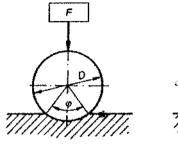
Zasada metody: wciskanie w badany materiał twardej kulki o średnicy D pod działaniem siły F zależnej od średnicy kulki i twardości badanego materiału oraz pomiar średnicy d trwałego odcisku po odciążeniu, w celu określenia pola powierzelnii odcisku.

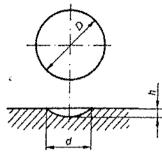
Twardość Brinella: IIB = $0.102 \cdot \frac{F}{S}$ (miana nie podaje się)

 \mathbf{F} – siła obciążająca [N]. S – pole powierzehni odcisku (czaszy) [$\mathbf{m}\mathbf{m}^2$]

Współczynnik 0.102 wynika z przeficzenia niutonów na kilogramy.

Pomiary twardości - metoda Brinella



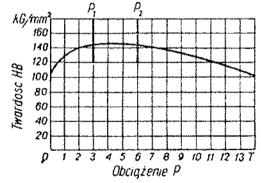


$$S = \pi \cdot D \cdot h$$
, $h = \frac{1}{2} \cdot (D - \sqrt{D^2 - d^2})$, $S = \pi \cdot \frac{D}{2} \cdot (D - \sqrt{D^2 - d^2})$

$$HB = \frac{0.204 \cdot F}{\pi \cdot D \cdot (D - \sqrt{D^2 - d^2})}$$

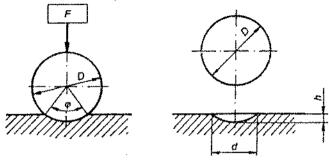
Twardość Brinella zależy od F, D oraz d.

Charakterystyczny przebieg krzywej twardości Brinella w funkcji obciążenia



W pewnym zakresie obciążeń ($P_1 \le P \le P_2$) wokół maksimum krzywej twardość Brinella jest wielkością w przybliżcaju stalą.

Pomiary twardości – metoda Brinella



Obserwacja: w pewnym zakresie obciążeń dla danego materialu, wartość HB n ulega większym zmianom. Zachodzi to, gdy spełniony jest warunek:

$$0.24 \cdot D \le d \le 0.6 \cdot D$$

Wniosek: aby mierzone twardości były porównywalne powinno być zachowane podobieństwo geometryczne odcisków, tzn.:

$$\varphi = const$$

Zależność między $\phi,\,D$ oraz d;

$$d = D \cdot \sin \frac{\Phi}{2}$$

Pomiary twardości – metoda Brinella

$$IIB = \frac{0.204 \cdot F}{\pi \cdot D \cdot (D - \sqrt{D^2 - d^2})} \qquad \leftarrow \qquad d = D \cdot \sin \frac{\varphi}{2}$$

$$IIB = \frac{F}{D^2} \cdot \frac{0.204}{\pi \cdot (1 - \cos\frac{\varphi}{2})} = \frac{F}{D^2} \cdot \text{const}$$

$$\frac{F_1}{D_1^2} = \frac{F_2}{D_2^2} = \frac{F_3}{D_3^2} = \dots = \frac{F_n}{D_n^2} = K \cdot 9.807$$

Wartości współczynnika K są znormalizowane i wynoszą: 30, 15, 10, 5, 2.5, 1.25, 1.

Pomiary twardości – metoda Brinella

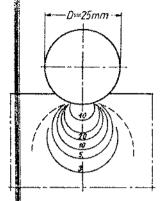
Wartość K dobiera się tak, aby spełniony był warunek: $0.24 \cdot D \le d \le 0.6 \cdot D$

Wielkość siły obciążającej F w zależności od średnicy kulki D i współczynnika K

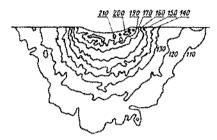
,	1					7		
Współ-		Śred	lnka kulki i	D, mm]	Zalecenia dotyczące wyboru współczyr od materiaki i jego twai	zależnośc	
czyn- nik K	10 5 2.5 2 1		Rodzai materialu		Twa dość HB (HBS lub HBW)			
	Sita obciążająca F, N (kG)						(mb 3	luo HBW)
30	29420 (3000)	7355 (750)	1839 (187,5)	1177 (120)	294,2 (30)	stał niezależnie od twardości oraz że- liwo i stopy Ni.Co.Ti itd. o twardości powyżej 140 HB. stopy miedzi i in- nych metali o twardości powyżej 200 HB	9	+ 650
15	14710 (1500)	_	_	-	_	miedź i jej stopy o twardości 50 + +300 HB, metale lekkie i ich stopy oraz stopy łoż;skowe o twardości po- wyżej 50 1/3	50	÷ 325
10	9807 (1000)	2452 (250)	612.9 (62,5)	392.3 (40)	98,07 (10)	żeliwo i stopy Ni, Co. Ti itd. o twardości poniżej 140 HB, stopy miedzi o twardości 3 do 200 HB, stopy aluminium o twardości powyżej 80 HB		+ 200
5	4903 (500)	1226 (125)	306,5 (31,25)	196.1 (20)	49.03 (5)	miedź i jaj stopy o twardości poníżej 35 HB, stopy aluminium, stopy łoży- skowe oraz magnez, cynk i loh stopy o twardości 35 do 90 HB		+ 100
2.5	2452 (250)	612.9 (62,5)	153,2 (15,625)	98.07 (10)	24.52 (2,5)	aluminium I jego stopy oraz stopy ło- żyskowe o twardości poniżej 35 <i>HB</i>	8	+ 50
1.25	1226 (125)	306.5 (31,25)	76,61 (8,125)	49,03 (5)	12.26 (1.25)	ołów. cyna. stopy łożyskowa i inna matale o twardości poniżej 20 HB	4	+ 25
1	980,7 (100)	245.2 (25)	61,29 (6,25)	39,23 (4)	9.807 (1)	stopy łożyskowe, cyna, ołów oraz in- ne metale i ich stopy o twardości po- niżej 20 HB	3,2	· + 20

Twardość Brinella Zmiany występujące w materiale pod wpływem wguiatania wglębnika

Wyniki eksperymentalnego określenia zgniotu materialu pod weiskaną kułką:

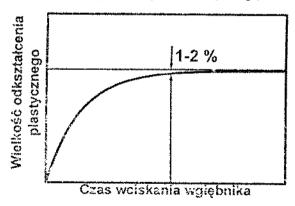


Ugvardzenie materiału pod kujką otrzymane w badaniach walskania kulki w próbkę skadającą się z szeregu zlajowanych blaszek.



Utwardzenie materiału po kulką o średnicy D = 50 mm i pod obciążeniem P = 30·D², odcisk d = 28.8 mm. Wynik otrzymany metodą elastooptyczną

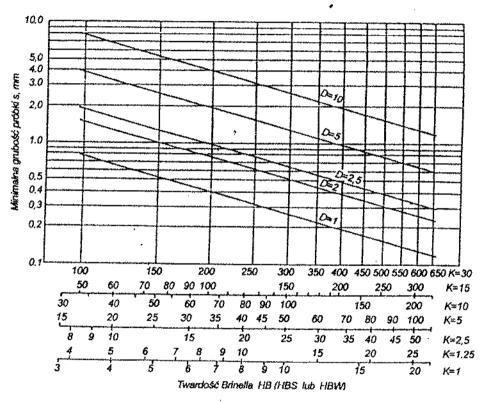
Określenie czasu potrzebnego do wciśnięcia wglębnika



Pomiary twardości - metoda Brinella

Grubość probki – powinna być co najmniej 8 razy większa od głębokości odcisku h.

$$\mathbf{h} = \frac{\mathbf{F} \cdot \mathbf{0.102}}{\pi \cdot \mathbf{D} \cdot \mathbf{HB}}$$

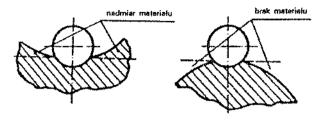


Minimalna grubość badanej próbki w zależności od twardości HB

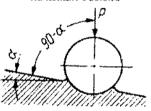
Dla metali nieżciaznych i ich stopów wyznaczoną z wykresu minimalną grubość należy pomnożyć przez 1.5.

Metoda Brinella

Wpływ krzywizny badanej powierzchni na powstawanie blędu:



Wpływ nieprostopadłości powierzchni (lub nie prostopadłe wciskanie kulki) na kształt odcisku





Pomiary twardości - metoda Brinella

1. Zakres stosowania:

- do badania twardości mniejszej od 450 HB uż wano kulek stalowych o twardości min. 850 HV 10

 do badania twardości do 650 HB używa się kużek wykonanych z weglików spiekanych

Dawniej dła materiałów o twardości > 350 HB zmierzonych przy użyciu kulki stalowej używano oznaczenia HBS, a wartości twardości otrzymane przy użyci kulki z węglików spiekanych oznaczano HBW. Obecnie używa się wyłącznie kalek z węglików spiekanych.

2. Wymagania, które należy spełnić w metodzie Brinella:

- kształt badanego przedmiotu możliwie płaski, umożliwiający nieruchon ustawienie przedmiotu tak, aby badana powierzchnia była prostopadła do kierunku działania sily obciążającej; dopuszcza się przeprowadzenie próby twardości na powierzchni, której najmniejszy promień krzywizny jest większy od trzykrotnej średnicy kulki
- jakość powierzchni gładka i oczyszczona ze zgorzeliny oraz smarów, przy wygładzaniu należy zachować ostrożność, aby nie zmienić twardości poprzed nagrzanie lub zgniot
- odstęp środków odcisków co najmniej 4-krotnic większy od średnicy odcisku
- temperatura dla próby kontrolnej i odbiorczej 20±15°C, a dla próby rozjemczej 23±5°C
- czas działania sity obciążającej próbkę należy obciążyć bez wstrząsów
 równomiernie do żądancj sity w czasie od 2 do 8 s: czas działania sity powinica
 wynieść:

```
dla HB > 100 - 10÷15 s

100 \ge HB \ge 35 - 30 s

35 \ge HB \ge 10 - 120 s

HB < 10 - 180 s
```

 pomíar odcísku – w dwóch wzajemnie prostopadlych kierunkach, a przy odciskach wzdłużnych i nieregularnych mierzy się najmniejszą i największa średnice; średnia arytmetyczna służy do wyznaczenia HB

Pomiary twardości – metoda Brinella

3. Oznaczenie twardości Brinella:

dla kulki 10 mm i sily obciążającej 29420 N (3000 kG) działającej przez 10÷15 s oznaczenie wygląda:

wartość HBW

w innych przypadkach:

wartość HBW D/0.102·F/T

D - średnica kulki [mm]

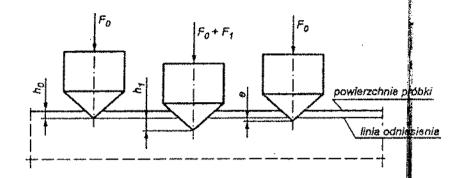
F - wielkość obciążenia [N]

τ - czas działania obciażenia [s]

3. Dokładność podawania wyników:

twardość > 100 HB, dokładność 1 HB twardość 10÷100 HB, dokładność 0.1 HB twardość < 10 HB, dokładność 0.01 HB

Pomiary twardości – metoda Rockwella

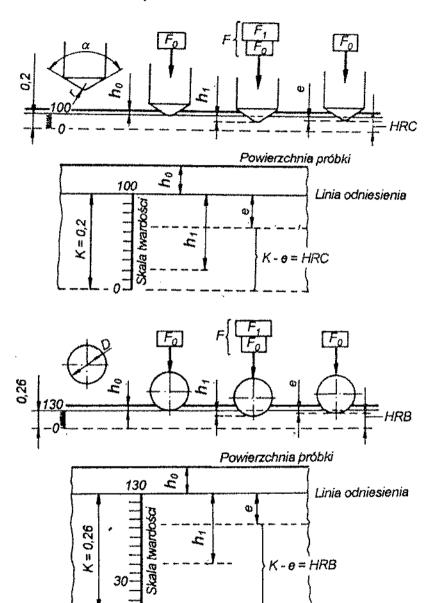


Zasada metody: dwustopniowe wciskanie stożka diamentowego o gacie wierzchołkowym α = 120° lub kulki stalowej o twardości nie mniejszej niż 850 HB i średnicy 1.5 8 mm (1/16 cala) lub 3.175 mm (2/16 cala)

Etapy pomiaru:

- 1. F₀ obciążenie wstępne, wciska wglębnik na głębokość h₀
- 2. F_1 obciążenie główne. $F_0 + F_1$ wciska wglębnik na głębokość bi
- 3. Odciąża się F₁ (F₀ pozostaje) wglębnik cofa się nieco (o część sprężystą odkształcenia) i pozostaje w położeniu na glębokości h₀ + e
- 4. e trwały przyrost głębokości

Pomiary twardości – metoda Rockwella



Pomiary twardości – metoda Rockwella

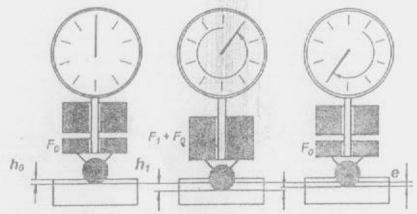
Skale twardości Rockwella

Skala	Rodzaj wgłębnika	Obciążenie wslępne F _o N (kg)	Obciążenie celkowite F N (kG)	State K	Oznaczenie twardości
A					HFIA
С	stużek diamento- wy o kącie wierz- chołkowom 120°	98.07	1471 (150)	0,2 mm = 100j	нас)
D			980.7 (100)		няо
В		:	980.7 (100)	0,26 mm = 130j	HRB
F	kuika stalowa ф 1.588 mm	98,07 (10)	588.4 (60)		HRF
6			1471 (150)		няс
E	200000000000000000000000000000000000000		980.7 (100)		нпе
Ħ	kulka slalowa ф3.175 mm	98.07 (10)	588,4 (60)	0.26 mm = 130j	нан 🕻
К			1471 (150)		няк

Zakresy stosowania skal:

HRC	20-70	stale ulepszone cieplnie, twarde żeliwa	· <u>*</u> :		
HRA	20-88	-in-li-tacher modifications	<u>e</u> .		
HRD	40-77	cienkie blachy, węgliki spiekane	·-,		
HRB	20-100		!		
HRG	30-94	metale nieżelazne, stale nieulepszone cieplnie	ar'ar ait		
HRF	60-100	miękkie stale, miedź i metale nieżelazne	Ì		
HRH	80-100	aluminium. cynk, olów	i i		
HRE	70-100	żeliwa, aluminium. stopy magnezu, cynku, lożyskowe oraz	Inne		
IIRK	40-100	miękkie materiały			

Pomiary twardości - metoda Rockwella



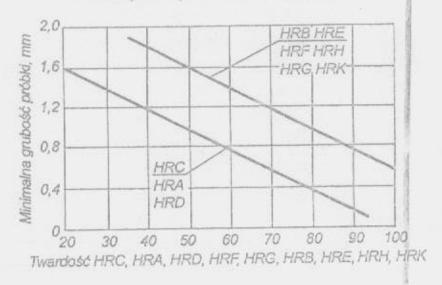
Wskazania czujnika pomiarowego w trakcie wykonywania pomiaru twardości metodą Rockwella



Uniwersalny twardościomierz umożliwiający pomiary metodami: Brinella, Vickersa i Rockwella.

Pomiary twardości - metoda Rockwella

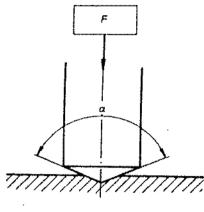
Grubość probki: powinna być nie mniejsza od 10-e



Czas działania siły obciążającej – po przyłożeniu obciążenia wstępnego : wyzerowaniu czujnika należy przyłożyć obciążenie główne bez wstrząsów, równomiernie w czasie od 2 do 8 s; obciążenie główne zdejmuje się po czasie:

- nie mniejszym niż 1+3 s po zatrzymaniu się wskazówki czujnika w przypadku metali nie wykazujących widocznych odkształceń plastycznych
- nie muiejszym niż 1+5 s po zatrzymaniu się wskazówki czujnika w przypadku metali wykazujących nieznaczne odkształcenie
- nie mniejszym niż 10+15 s po zatrzymaniu się wskazówki czujnika w przypadku metali wykazujących znaczne stopniowe odkształcznie plastyczne

Pomiary twardości - metoda Vickersa

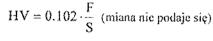


Zasada metody:

Weiskanie w badany material, pod obciążeniem F. foremnego ostrosłupa diamentowego o podstawie kwadratowei i wierzchołkowym kącie pomiędzy przeciwieglymi ścianami $\alpha = 136^{\circ}$.

Po odciążeniu mierzy się przekatne odcisku d₁ i d₂ w celu obliczenia jego powierzehni,

Twardość Vickersa:



F - siła obciążająca [N], S - pole powierzchni odcisku [mm²]

$$S = \frac{d^2}{2 \cdot \sin \frac{136^{\circ}}{2}} \qquad d = \frac{d_1 + d_2}{2} \qquad h \approx \frac{d}{7} - glębokość odcisku$$

$$h \approx \frac{d}{7}$$
 - glębokość odcisku

$$HV = \frac{0.204 \cdot F \cdot \sin 68^{\circ}}{d^{2}} = 0.18915 \cdot \frac{F}{d^{2}}$$

Powierzchnie odcisków dla wglębnika w postaci ostrosłupa, niezależnie od wielkości obciążenia, są geometrycznie podobne, tzn. twardość HV nie zależy od obciążenia.

Kat wierzchołkowy wynosi 136°, gdyż dla tej wartości kata wyniki pomiarów twardości metodą Vickersa są porównywalne do wyników pomiarów twardości metoda Brinella dla odcisków równych d = 0.375 D. Do wartości 350 HB praktycznie się pokrywają. Odchyłki pojawiające się dla wiekszych twardości wynikają z odkształceń spreżystych kulki w metodzie Brinella.

Pomiary twardości - metoda Vickersa

1. Stosowane obciażenia:

1.961	2.942	4,903	9,807	19.61	24.52	29.42		98.07		294.2	490,3	980.7	N
0.2	0.3	0.5]	2	2.5	3	5	10	20	30	50	100	kG

2. Wymagania metody Vickersa:

- kształt badanego przedmiotu możliwie płaski, umożliwiający nieruchome ustawienie przedmiotu tak, aby badana powierzchnia była prostopadła do kierunku działania siły obciążającej; dopuszcza się przeprowadzenie próby twardości na powierzehniach kulistych lub cylindrycznych (należy użyć poprawek)
- jakość powierzchni gladka (chropowatość mniejsza niż 2.5 µm wg paramet R_a) i oczyszczona ze zgorzeliny oraz smarów, przy wygladzaniu należy zachować ostroźność, aby nie zmienić twardości poprzez nagrzanie lub zgniot
- odstęp środków odcisków od co najmniej 3d dla materialów twardych (stal) aż do 6d dla materialów miekkich (ołów, cyna)
- temperatura dla próby kontrolnej i odbiorczej 10±35°C, a dla próby rozjemezej 23±5°C
- czas działania siły obciążającej próbkę należy obciążyć bez wstrząsów równomiernie do żądanej siły w czasie 15 s; czas działania siły powinien wynieść: 10-15 s, dopuszcza się dłuższy czas
- pomiar przekatnych odcisku różnica może wynieść najwyżej 2% dla materialów izotropowych

3. Oznaczenie twardości Vickersa:

wartość HV obciążenie [kG]

np. 600 HV 30

jeśli czas działania obciążenia jest większy, to należy go podać

wartość IIV obciążenie / czas

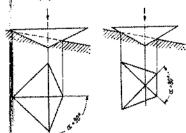
np. 600 HV 10/30

4. Dokladność podawania wyników:

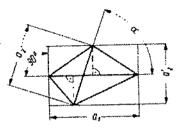
twardość > 100 HV, dokładność I HV twardość 10+100 HV, dokładność 0.1 HV twardość < 10 HV, dokładność 0.01 HV

Pomiary twardości – metoda Vickersa

Wpływ braku prostopadłości osi ostrosłupa Viekcrsa względem powierzchni

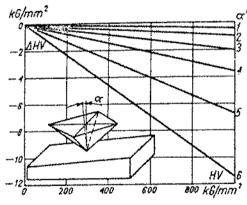


Przypadki zachowania prostopadłości przekątnych odcisku

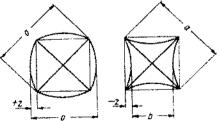


Przypadek braku zachowania prostopadłości przekątnych odcisku

Wpływ kąta odchylenia osi ostrosłupa Vickersa względem powierzchni na wartość błędu pomiaru



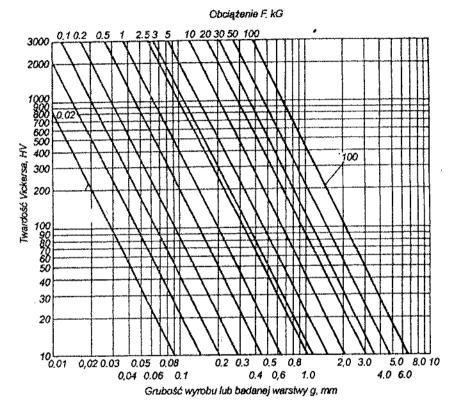
Wpływ anizotropii materiału na kształt (wypukłości i wklęsłości) krawędzi odcisku



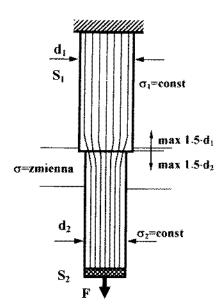
Pomiary twardości - metoda Vickersa

 Grubość badanego przedmiotu lub badanej warstwy powinna wynosić co najmnicj 1.5d, na odwrotnej stronie próbki nie powinno być śladów odkształceń

6. Dobór sily obciążającej



Rozkład naprężenia w pręcie o zmiennym przekroju poprzecznym



S₁, S₂ – pola przekroju poprzecznego pręta

F – jednoosiowe obciążenie pręta

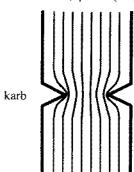
odległości wynikające z zasady de Saint Venanta

$$\sigma_1 = \frac{F}{S_1}$$

$$\sigma_1 = \frac{F}{S_1} \qquad \sigma_2 = \frac{F}{S_2}$$

$$\sigma_1 \leq \sigma_2 \quad \text{ bo } \quad S_1 \geq S_2$$

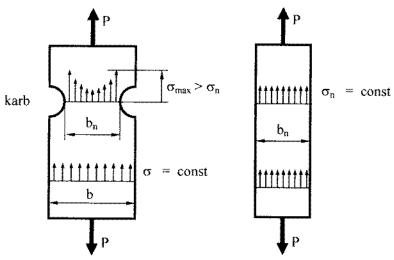
Karb nagła zmiana przekroju poprzecznego elementu maszyny lub konstrukcji (np. nacięcie, rowek)



Naprężenia w pobliżu karbu mają rozkład niejednorodny, którego wartość maksymalna pojawia się na dnie karbu.

Spiętrzenie naprężeń. Współczynnik kształtu.

Przykład płaskownika o szerokości b i grubości g



$$\sigma = \frac{P}{b \cdot g}$$

- naprężenie dla płaskownika o szerokości b i grubości g

$$\sigma_n = \frac{P}{b_n \cdot g}$$

- naprężenie nominalne dla płaskownika o szerokości ba

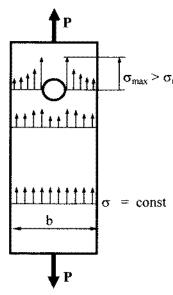
Naprężenia w pobliżu karbu mają rozkład niejednorodny, którego wartość maksymalna pojawia się na dnie karbu.

$$\sigma_{max} > \sigma_n$$

$$\alpha_k = \frac{\sigma_{max}}{\sigma_n}$$
 współczynnik kształtu (jego wartość zależy od geometrii i wielkości karbu)

Spiętrzenie naprężeń. Współczynnik kształtu.

Przykład płaskownika o szerokości b i grubości g



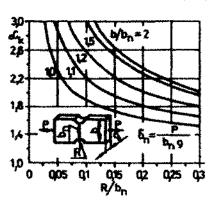
d - średnica otworu

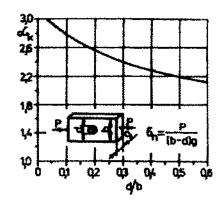
$$\sigma_n = \frac{P}{(b-d) \cdot g}$$

 naprężenie nominalne w przekroju przechodzącym przez średnicę otworu

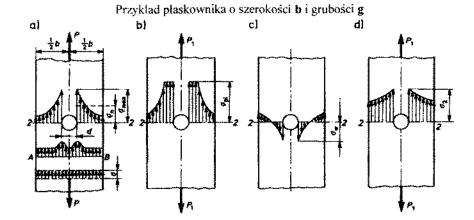
$$\alpha_k = \frac{\sigma_{max}}{\sigma_n}$$

Wartości współczynników α_k dla dwóch rodzajów karbu w plaskownikach obciążonych silą osiową.





Spiętrzenie naprężeń. Współczynnik kształtu.



- a) Obciążenie **P** wywołuje spiętrzenie naprężeń blisko karbu $\sigma_{max} > \sigma_{n} > \sigma$
- b) Większe obciążenie P_1 wywołuje spiętrzenic naprężcń, które osiąga granicę plastyczności $\sigma_{max} = \sigma_{pl} = R_e$ wokół karbu zachodzi odkształcenic plastyczne (trwałe), w pozostałej części płaskownika (daleko od karbu) naprężenia są poniżej granicy plastyczności (w zakresie sprężystości)
- Po odciążeniu płaskownika wokół karbu pozostają naprężenia wstępne: ujemne (ściskające) przy dnie karbu, dodatnie (rozciągające) dalej od niego
- d) Ponowne przyłożenie obciążenia P₁ wywołuje inny rozkład naprężeń wokól karbu (w reszcie płaskownika daleko od karbu naprężenia są identyczne jak poprzednio) tym razem naprężenia są mniejsze przy dnie karbu a większe przy brzegach plaskownika ze względu na istnienie naprężeń wstępnych w całej probce naprężenia są poniżej granicy plastyczności.

Dla materiałów **sprężysto-plastycznych** (z granicą plastyczności) nie uwzględnia się spiętrzenia naprężeń w obliczeniach wytrzymałościowych dotyczących **obciążeń statych** ze względu na powyższy efekt.

Spiętrzenie naprężeń odgrywa kluczową rolę dla wytrzymałości materiałów działających pod zmiennymi obciążeniami (efekty zmęczeniowe).

Próba udarności

Udarowa próba zginania próbek z karbem

Udarność -

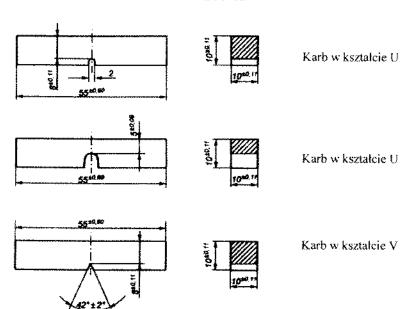
odporność materiału na działanie obciążeń dynamicznych, wyrażona ilością pracy potrzebnej do złamania określonej próbki przypadającej na jednostkę powierzchni jej przekroju poprzecznego w miejscu złamania

$$KC = \frac{K}{S_0} \qquad [J/cm^2]$$

przelicznik na stare jednostki:

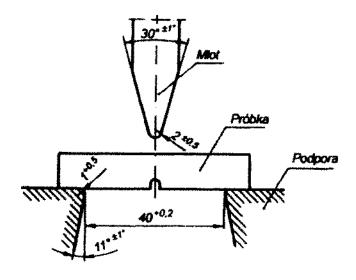
 $1 \text{ J/cm}^2 = 0.102 \text{ kGm/cm}^2$

Próbki

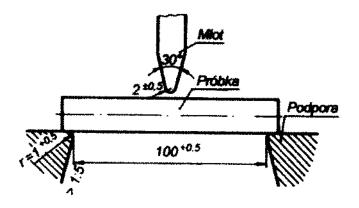


Zastosowanie karbu ma na celu zlokalizowanie pęknięcia i stworzenie warunków do powstania kruchego pęknięcia w materiałach ciągliwych.

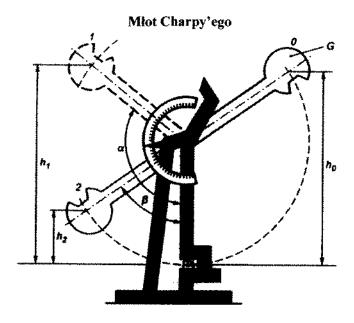
Próba udarności



Prôba udamości dla żeliwa szarego (brak karbu)



Próba udarności



$$KC = \frac{K}{S_0}$$
 [J/cm²]

$$K = EP_{h1} - EP_{h2} = G \cdot (h_1 - h_2)$$

G - ciężar młota

EPhi, EPh2 - energia potenejalna mlota na wysokości h1 i h2

 \mathbf{h}_1 – wysokość podniesienia młota swobodnego, puszczonego z wysokości \mathbf{h}_0

h₂ – wysokość podniesienia młota, puszczonego z wysokości h₀, po złamaniu próbki

$$\mathbf{K} = \mathbf{m} \cdot \mathbf{g} \cdot \mathbf{R} \cdot (\cos \beta - \cos \alpha) \qquad [J]$$

m - masa młota w kg

g – przyspieszenie ziemskie 9.81 m/s²

R – odległość od osi wahadła młota do środka powierzchni zetknięcia noża wahadła z próbką

α, β – katy wzniesienia wahadła młota przed uderzeniem i po złamaniu próbki

Próba udarności

Warunki przeprowadzania próby udarności:

- Konstrukcja młota powinna być sztywna, ciężka i trwale przymocowana do podłoża.
- Początkowa energia uderzenia młota powinna wynosić: 300, 150, 100, 50, 10 lub 5 J Straty energii na skutek tarcia powinny być mniejsze niż 0.5%.
- 3. Prędkość ostrza wahadła w chwili uderzenia powinna zawierać się w przedziale: 5.0 ÷ 5.5 m/s

$$\mathbf{v} \approx \sqrt{2 \cdot \mathbf{g} \cdot \mathbf{R} \cdot (1 - \cos \alpha)} = \sqrt{2 \cdot \mathbf{g} \cdot \mathbf{h}_1}$$

- 4. Próba udarności polega na złamaniu prôbki z karbem za pomocą jednego uderzenia.
- 5. Czas niszczenia próbki wynosi od ok. 0.01 s dla próbek z metali plastycznych do ok. 0.001 s dla próbek metali kruchych.
- 6. Próbki powinny być obrobione skrawaniem.
- 7. Oznaczenie udarności danej próbki o szerokości 10 mm dla energii młota 300 J i karbu U o głębokości 5 mm lub karbu V o głębokości 2 mm.

wartość KCU lub wartość KCV np.: 175 KCU lub 155 KCV

w innych przypadkach:

wartość KCU energia / głębokość karbu / szerokość próbki w temperaturach różnych od temperatury pokojowej

wartość KCU^{temp.}

Podsumowanie:

- Celem prôb udarności jest określenie wpływu prędkości obciążenia na właściwości mechaniczne materiałów przy obciążeniach dynamicznych.
- 2. Wpływ prędkości obciążenia wywołuje znaczne wewnętrzne siły bezwładności, które wpływają na stan naprężenia.
- Podwyższona zostaje granica plastyczności i wytrzymałości materiału przy ograniczeniu odkształceń plastycznych. Mechanizm odkształceń plastycznych ulega zahamowaniu przy dużych prędkościach obciążenia.

Próba udarności Typowe złomy próbek



Złom kruchy – brak widocznych odkształceń plastycznych



Złom rozdzielczy - przed pęknięciem próbka ulega zgięciu



Złom z rozwarstwieniem – wskazuje na dużą anizotropowość materiału, spowodowaną np. obrobką plastyczną

Badanie wytrzymałości zmęczeniowej

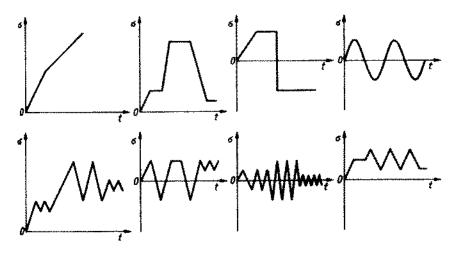
Zmęczenie materialu – zjawisko polegające na znacznym obniżaniu się wytrzymałości materialu przy naprężeniach zmiennych.

Zniszczenie elementu maszyny poddanego odpowiednio długo zmiennym naprężeniom zachodzi dla naprężen **mniejszych** niż te wyznaczone w statycznych próbach wytrzymałości.

Dotyczy to prób rozciągania-ściskania, zginania, skręcania i ścinania, jak też ich kombinacji.

Pęknięcia materialu poddanego długotrwałym obciążeniom zmiennym (także takiego, który wykazuje własności plastyczne w próbach wytrzymałości statycznej) zachodzą bez żadnych dostrzegalnych odkształceń plastycznych.

Naprężenia zmienne i okresowo zmienne:



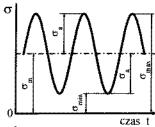
Badanie wytrzymałości zmęczeniowej

Pulsator – maszyna wytrzymałościowa do realizacji badań zmęczeniowych

Różnorodność pulsatorów:

- z wirującą niewyważoną masą
- z napędem serwo-hydraulicznym
- rezonansowe, drgania wywołują elektromagnesy
- wykorzystujące ultradźwięki

Podstawowe cykle naprężeń zmiennych sinusoidalnych:



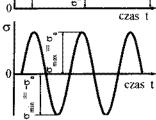
$$\sigma = \sigma_{m} + \sigma_{a} \cdot \sin(\omega \cdot t)$$

 σ_m - naprężenie średnie cyklu

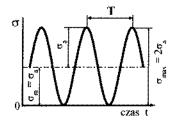
σ_a - amplituda zmian naprężeń

ω - prędkość kotowa (pulsacja zmian naprężeń)

Cykl sinusoidalny dowolny



Cykl sinusoidalny obustronny
- symetryczny wahadlowy



Cykl sinusoidalny jednostronny
- tętniący pulsujący

$$\omega = 2 \cdot \pi \cdot f = \frac{2 \cdot \pi}{T}$$

$$\sigma_{\rm m} = \frac{\sigma_{\rm max} + \sigma_{\rm min}}{2}$$

f – częstotliwość zmian naprężeń

T – okres zmian naprężeń

$$T = \frac{1}{f} = \frac{2 \cdot \pi}{\omega} \qquad \sigma_a = \frac{\sigma_{max} - \sigma_{min}}{2}$$

Badanie wytrzymałości zmęczeniowej

$$R = \frac{\sigma_{min}}{\sigma_{max}} \qquad \text{- współczynnik asymetrii cyklu} \qquad \text{lub charakterystyka cyklu}$$

$$\kappa = \frac{\sigma_m}{\sigma_a}$$
 - współczynnik stałości obciążenia

$$\kappa = \frac{1+R}{1-R} \qquad \qquad R = \frac{\kappa-1}{\kappa+1}$$

Podstawowe przypadki zmienności naprężeń (sinusoidalnych):

1. naprężenie stałe w czasie:
$$R = 1$$
 $\kappa = \infty$

2. cykl tętniący:
$$R = 0$$
 $\kappa = 1$

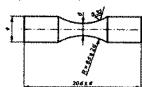
$$R = \infty$$
 $\kappa = -1$

3. cykl wahadłowy:
$$R = -1$$
 $\kappa = 0$

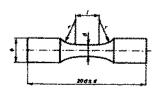
Badanie wytrzymałości zmęczeniowej

Próbki – na ogôł posiadają znormalizowane kształty, wymagają bardzo starannej obrôbki, zwłaszcza powierzchni, gdyż pęknięcia rozwijają się głównie od powierzchni

Przykładowe próbki:



prôbka klepsydrowa o zmiennym kształcie



Prôbkî mogą mieć przekroje kolowe lub być plaskie, mogą posiadać karb (U, V lub otwôr dla próbek plaskich)

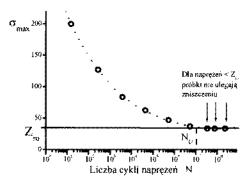
próbka waleowa

Rodzaje próbek do badań zmęczeniowych

Rodzaj próbki	Zastosowanie do badań				
Próbka okrągła o stałym przekroju Próbka okrągła o zmiennym przekroju Próbka okrągła z karbem obrączkowym w	temiące rozciąganie oraz wahadłowe rozciąganie-ściskanie temiące rozciąganie, wahadłowe	zginanie płaskie i			
kaztałcie litery V Próbka okragła z karbem obrączkowym w kształcie literyU	rozziaganie-ściskanie, tętniące ściskanie	zginanie obrotowe			
Próbka płaska z karbem w ksztalcie litery V	To a second seco	zginanie			
Próbka plaska z karbezn-otworezn Próbka plaska o stałym przekzoju	tetniace rozciaganie oraz	płaskie			
Próbka płaska o zmiennym przekroju	wahadłowe rozciąganie-ściskanie				

Badanie wytrzymałości zmęczeniowej Wykres Wöhlera

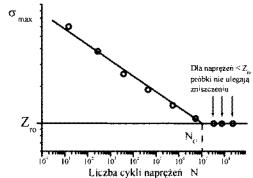
Zniszczenie elementu maszyny poddanego odpowiednio długo zmiennym naprężeniom zachodzi dla naprężeń **mniejszych** niż te wyznaczone w statycznych probach wytrzymalości.



σ_{max} – największe naprężenie występujące w trakcie cyklu

Z_{ro} – wytrzymałość zmęczeniowa przy rozciąganiu ściskaniu dla cyklu obustronnego (symetrycznego)

Wykres półlogarytmiczny



N_G – podstawa próby zmęczeniowej

Wykres logarytmiczny

Dla naprężeń σ_{max} < Z_{ro} próbka nie ułega zniszczeniu dla dowolnie dużej liczby cykli

Badanie wytrzymałości zmęczeniowej

Stosowane oznaczenia w wytrzymałości zmęczeniowej oraz przybliżone zależności empiryczne pomiędzy odpowiednią wytrzymałością zmęczeniowa a wytrzymałością dorażną R_{m} dla bardzo gładkich próbek stalowych:

1. Dla cykli obustronnych-symetrycznych (wahadlowych)

7		rozcia	ara n	ίΔ	é o	isb	mia
Line	****	rozeia	ıgan	le-:	SC.	SK	inie

$$Z_{rc} = 0.33 R_m$$

$$Z_{go}$$
 — zginanie

$$Z_{go} = 0.5 R_m$$

$$Z_{so}$$
 – skręcanie

$$Z_{so} = 0.25 R_m$$

2. Dla cykli odzerowo-tętniących

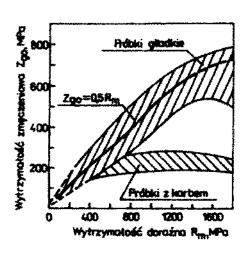
$$Z_{ri} = (0.55 \pm 0.63) R_{is}$$

$$Z_{gi}$$
 – zginanie

$$Z_{gj} = 0.7 R_m$$

$$Z_{sj} = (0.45 \div 0.5) R_m$$

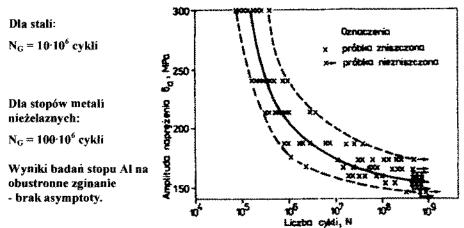
$$Z_{go} = 0.4 R_m$$



Zależność wytrzymałości zmęczeniowej dla obustronnego zginania \mathbf{Z}_{go} od wytrzymałości dorażnej \mathbf{R}_{m} (otrzymanej w próbie statycznej rozciągania) dla próbek stalowych gładkich i z karbem.

Badanie wytrzymałości zmęczeniowej Metodyka pomiaru:

Ze względów praktycznych badania zmęczeniowe prowadzi się do chwili, gdy próbka bez zniszczenia wytrzyma pewną liczbę cykli $N_{\rm G}$, -zwaną graniczną lub bazową liczbą cykli.

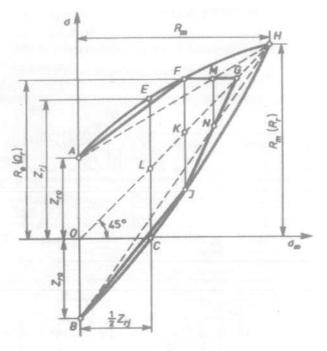


Wytrzymałość zmęczeniowa ma charakter statystyczny – bada się ją metodami statystycznymi

Trwała wytrzymałość zmęczeniowa – taka wartość wytrzymałości w cyklu, dla której więcej niż 50% próbek nie ulegnie zniszczeniu po przekroczeniu bazowej liczby cykli $N_{\rm G}$.

Badanie wytrzymałości zmęczeniowej Wykres Smitha

Wykres Smitha – zbiorcze zestawienie wartości wytrzymalości zmęczeniowej danego materiału dla różnych rodzajów cykli.

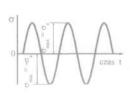


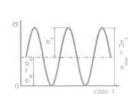
Oś pozioma – wartości σ_m

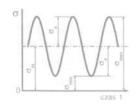
Oś pionowa – wartości σ_{max} i σ_{min}

R_c - granica plastyczności

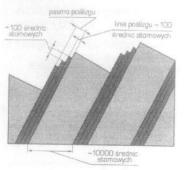
R_m - wytrzymałość doraźna



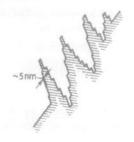




Badanie wytrzymałości zmęczeniowej Złom zmęczeniowy

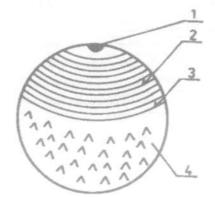


Linie poślizgu przy odkształceniu plastycznym



Tworzenie się mikropęknięć na powierzchni materiału cyklicznie obciążonego przez mechanizm poślizgów plastycznych

- Istota zjawiska zmęczeniowego wynika z polikrystalicznej (ziarnistej) budowy materiałów.
- Lokalne spiętrzenie naprężeń wywołane obecnością karbu lub wady materiałowej (wzrost odkształceń) wywołują powstanie wewnątrz materiału linii poślizgów, łączących się w pasma poślizgów.
- W miarę wzrostu liczby cykli obciążeniowych pasma poślizgu przeradzają się w mikropęknięcia.
- Powstawaniu mikropęknięć sprzyjają wtrącenia niemetaliczne (np. siarczki), które skoncentrowane są głównie w granicach ziarn.
- Z czasem mikropęknięcia przekształcają się w szczeliny o wymiarach makroskopowych. Szczelina, rozszerzając się na dalsze obszary przekroju, doprowadza do całkowitego pęknięcia elementu.



Złom zmęczeniowy

- 1 ognisko miejsce zapoczątkowania procesu pęknięcia
- 2 strefa zmęczeniowa o gładkiej powierzchni o muszlowym wyglądzie
- 3 linie zaznaczające przemieszczanie się czola pęknięcia
- 4 strefa resztkowa obszar chropowaty, podobny do przełomu przy obciążeniu statycznym

Badanie wytrzymałości zmęczeniowej Czynniki wpływające na wytrzymałość zmęczeniową

1. Wpływ kształtu elementu – istnienie karbów (wręby, występy, nacięcia, otwory itp.)

$$\alpha_k = \frac{\sigma_{max}}{\sigma_n}$$
 - spiętrzenie naprężeń charakteryzuje współczynnik kształtu

<u>Doświadczenie wykazuje, że:</u> materiały rzeczywiste nie są tak bardzo wrażliwe na spiętrzenie naprężeń jakby to wynikało z wartości współczynnika α_k

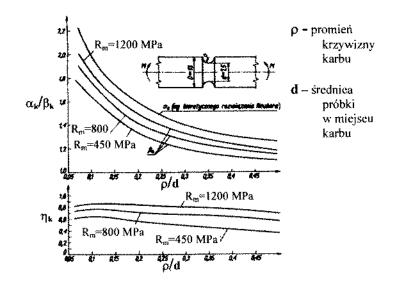
$$eta_k$$
 – współczynnik działania karbu

$$\beta_k = \frac{Z_r}{Z_{rk}}$$

Z_r – wytrzymalość zmęczeniowa próbki gładkiej

Z_{rk} – wytrzymalość zmęczeniowa próbki z karbem

$$\eta_k = \dfrac{\beta_k - 1}{\alpha_k - 1}$$
 - współczynnik wrażliwości na działanie karbu



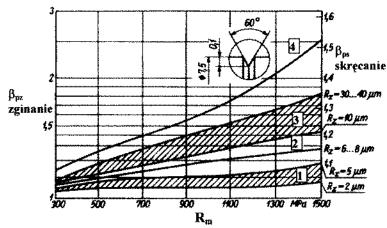
Badanie wytrzymałości zmęczeniowej Czynniki wpływające na wytrzymałość zmęczeniową

2. Wpływ stanu powierzchni i warstwy podpowierzchniowej – nierówności powierzchni wynikające z np. różnej obróbki

$$\beta_p = \frac{Z}{Z_p} \qquad \text{- współczynnik stanu powierzchni}$$

Z – wytrzymałość zmęczeniowa próbki polerowanej

Z_p – wytrzymałość próbki po danym rodzaju obróbki



1 – próbka szlifowana 2 – próbka toczona dokładnie 3 – próbka toczona zgrubnic 4 – próbka z karbem

Zależność współczynnika stanu powierzchni od wytrzymalości dorażnej **R**_z – średnia wysokość nierówności powierzchni

Łączny wpływ działania karbu i stanu powierzchni: $\beta = \beta_k + \beta_p - 1$

Zabiegi technologiczne poprawiające wytrzymalość zmęczeniową (wywołują powstawanie naprężeń powierzchniowych ściskających):

- 1. obróbka mechaniczna powierzchni: młotkowanie, śrutowanie, nagniatanie
- 2. obrôbka cieplno-chemiczna: nawęglanie. azotowanie, hartowanie

Obrôbka powierzchni obniżająca wytrzymałość zmęczeniową: pokrycia galwaniczne: chromowanie, niklowanie.

Wektory. Sily i momenty sil.

Pojecie wektora:

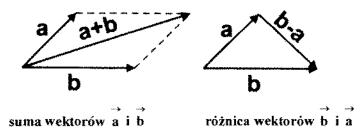
- Istnieją wielkości fizyczne, które określone są tylko jedną liczbą, są to wielkości skalarne, np.: masa, gęstość, temperatura, potencjał, energia
- Istnieją inne wielkości fizyczne, które oprócz miary, posiadają także kierunek, są to wielkości wektorowe, np.: prędkość, przyspieszenie, siła, moment siły, natężenie pola

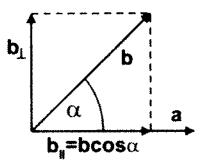
Wektor można przedstawić jako odcinek o pewnej długości i pewnym kierunku: jest to odcinek skierowany, wyznaczony przez punkt początkowy i punkt końcowy.

Wektory można podzielić na:

- wektory związane lub umiejscowione: ich punkt początkowy musi leżeć w ściśłe określonym miejscu, np. síły wewnętrzne odpowiedzialne za odkształcenie ciała elastycznego, gdyż odkształcenie elementów załeży od miejsca przyłożenia siły
- wektory ślizgające się: mogą być przesuwane wzdłuż prostych, na których leżą, np. siły działające na ciało doskonale sztywne, gdyż ich działanie nie zmieni się, jeśli przesuwa się ich punkty zaczepienia wzdłuż prostych, na których leżą
- wektory swobodne: można je względem siebie równoległe
 przesuwać bez zmiany ich znaczenia, nie załeżą od punktu
 początkowego, np.: moment pary sił, gdyż względem każdego
 punktu w przestrzeni wektor ten ma tę samą wartość i kierunek

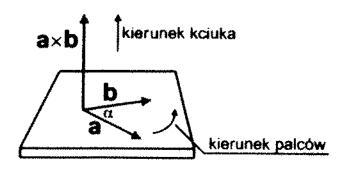
Wektory. Siły i momenty sil. Dodawanie i odejmowanie wektorów (zasada równoległoboku)





.

Wektory, Sily i momenty sil.



Iloczyn wektorowy wektorów a i b:

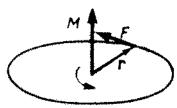
$$\overrightarrow{\mathbf{a}} \times \overrightarrow{\mathbf{b}} = \overrightarrow{\mathbf{c}}$$

 $\mathbf{a} \cdot \mathbf{b} \cdot \sin(\alpha) = \mathbf{c}$

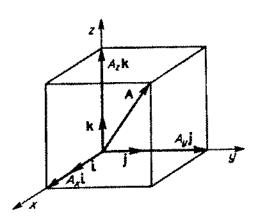
- 1. Punkt przyłożenia wektora **c** pokrywa się z początkami wektorów **a** i **b**
- 2. Kierunek wektora \vec{c} jest prostopadły do płaszczyzny zawierającej \vec{a} \vec{i} \vec{b}
- 3. Zwrot wektora c określa regula prawej ręki (śruby prawoskrętnej, korkociągu)

Przykład:

np.: moment sily (wektor) = ramię (wektor) × sila (wektor)



Wektory. Sily i momenty sil.

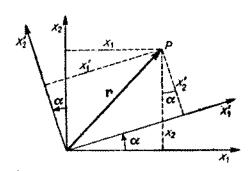


Rozkład wektora A na składowe w kartezjańskim układzie współrzędnych.

 \overrightarrow{i} , \overrightarrow{j} , \overrightarrow{k} - wektory jednostkowe odpowiednio w kierunkach osi x, y, z

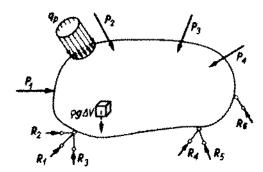
 A_x , A_y , A_z - długości rzutów wektora A odpowiednio na osie x, y, z

 $\overrightarrow{A}_x = \overrightarrow{A}_x \cdot \overrightarrow{i}$, $\overrightarrow{A}_y = \overrightarrow{A}_y \cdot \overrightarrow{j}$, $\overrightarrow{A}_z = \overrightarrow{A}_z \cdot \overrightarrow{k}$, - składowe wektora \overrightarrow{A} o kierunkach x, y, z



Wektor $\, {f r} \,$ w dwóch różnych plaskich układach wspólrzędnych

Siły zewnętrzne - powierzchniowe i objętościowe



P₁, P₂, ... - siły zewnętrzne czynne skupione (przyłożone punktowo)

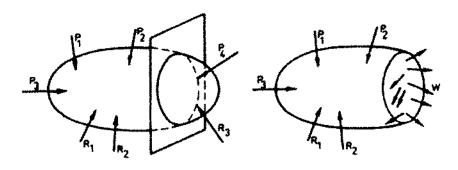
qp - siły zewnętrzne powierzchniowe, przyłożone w sposób
ciągły (np. ciśnienie gazu lub cieczy, obciążenie ośrodkiem sypkim,
parcie wiatru, bezpośrednie oddziaływanie innych ciał na dużej
powierzchni)

pgΔV siły objętościowe wynikające z masy ciała (siły ciężkości, do tej grupy można zaliczyć także siły bezwładności)

 $R_1,\,R_2,\,\dots\,$ - siły zewnętrzne bierne, reakcje podporowe

Jeśli ciało znajduje się w stanic <u>równowagi statycznej</u>
to <u>suma wszystkich sił zewnętrznych</u> oddziaływujących na to ciało
oraz <u>suma ich momentów</u> względem dowolnego punktu w przestrzeni
<u>wynoszą zero</u>

Sily wewnetrzne - przekrojowe

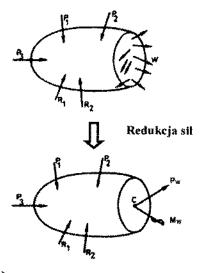


Myślowy przekrój ciała będącego w równowadze statycznej

Aby lewa część ciała nadal pozostawała w równowadze statycznej, na jej powierzchni, powstałej na wskutek przekroju myślowego, muszą istnieć siły W (wewnętrzne – istniejące wewnątrz tego ciała), które zrównoważą siły zewnętrzne działające na tę część.

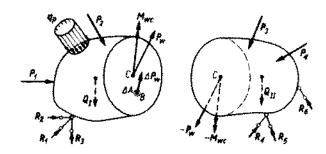
Siły wewnętrzne są rozłożone na powierzchni przekroju myślowego w sposób ciągły.

Siły wewnętrzne - przekrojowe Redukcja sił wewnętrznych rozłożonych na płaszczyźnie przekroju myślowego do środka ciężkości przekroju C



 $P_{\mathbf{W}}$ - wektor główny sił wewnętrznych

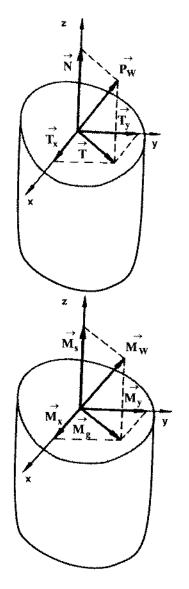
 M_{W} - moment ogólny sil wewnętrznych



Na plaszczyżnie przekroju powierzchniowego drugiej części ciała występują takie same, co do wartości, lecz przeciwnie skierowane: wektor główny siły i moment ogólny, przyłożone do punktu ciężkości przekroju.

Sily wewnętrzne - przekrojowe

Rozkład wektorów P_W i M_W na składowe: w kierunku normalnym do płaszczyzny przekroju myślowego i na tej płaszczyżnie

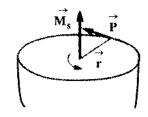


 \overrightarrow{N} - sila osiowa lub podlużna \overrightarrow{T} - sila poprzeczna lub tnąca \overrightarrow{T}_x , \overrightarrow{T}_y - składowe siły tnącej w kierunkach x i y

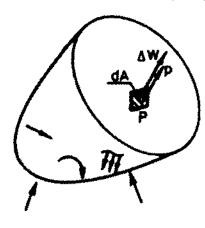
M_s - moment skręcający

→ M_g - moment zginający

 \overrightarrow{M}_x , \overrightarrow{M}_y - składowe momentu gnącego w kierunkach x i y



Naprężenie w punkcie Definicja naprężenia w punkcie



 $\overset{\longrightarrow}{\Delta W}$ - wypadkowa sił wewnętrznych z małego obszaru ΔA

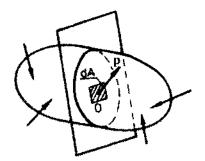
$$\overrightarrow{p} = \lim_{\Delta A \to 0} \frac{\Delta \overrightarrow{W}}{\Delta A} = \frac{\overrightarrow{dW}}{\overrightarrow{dA}}$$

jednostki

$$\left[\mathbf{Pa} = \frac{\mathbf{N}}{\mathbf{m}^2} \right]$$

praktyczne jednostki

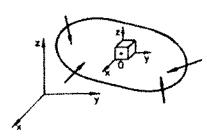
[MPa]



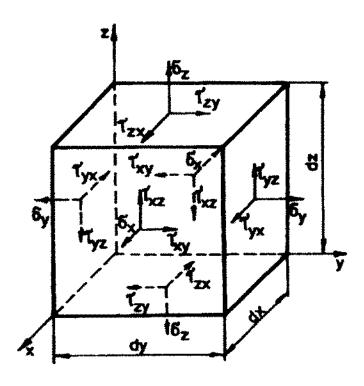
Stan naprężenia w punkcie O jest

określony przez naprężenia p na

wszystkich możliwych plaszczyznach przechodzących przez punkt O.



Stan naprężenia w punkcie O najwygodniej jest wyznaczyć określając naprężenia na ścianach malego sześcianu otaczającego punkt O w kartezjańskim układzie współrzędnych. Krawędzie sześcianu zorientowane są równolegie do osi układu współrzędnych.



Naprężenia na każdej ścianie sześcianu rozkłada się na składowe: normalną (czyli prostopadłą do ściany) i dwie styczne, wzdłuż osi równoległych do danej ściany.

Oznaczenia:

σ_x – naprężenie normalne (prostopadle) do ściany w plaszczyźnie y - Z

Oy – naprężenie normalne (prostopadłe) do ściany w plaszczyźnie Z-X

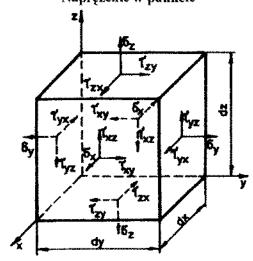
 σ_z – naprężenie normalne (prostopadłe) do ściany w plaszczyżnie y-z

 au_{xy} , au_{xz} – naprężenia styczne leżące na ścianie prostopadlej do osi au i odpowiednio równolegie do kierunków osi au i au

 au_{yx}, au_{yz} – naprężenia styczne leżące na ścianie prostopadlej do osi y i odpowiednio równolegie do kierunków osi x i z

 τ_{zx} , τ_{zy} – naprężenia styczne leżące na ścianie prostopadlej do osi z

i odpowiednio równolegie do kierunków osi X i Y Napreżenie w punkcie



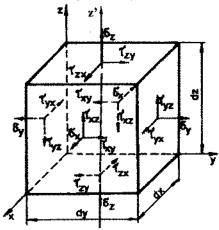
Z warunku sumy rzutów sił na osie X, Y i Z określających równowagę sześcianu wynika, że: naprężenia normalne lub styczne na przeciwległych ścianach sześcianu muszą być sobie równe co do wielkości lecz przeciwnie skierowane.

Wniosek: stan naprężenia w punkcie, będącym środkiem sześcianu wyznaczony jest dziewięcioma naprężeniami:

- trzema normalnymi σ_x, σ_y i σ_z
- sześcioma stycznymi τ_{xy} , τ_{yx} , τ_{yz} , τ_{zy} , τ_{zx} , i τ_{xz}

Dalsze zmniejszenie liczby składowych stanu naprężenia następuje po uwzględnieniu równań momentów.

Naprężenie w punkcie



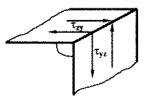
Równanie momentów względcm osi Z':

$$2 \cdot (\tau_{xy} \cdot dy \cdot dz) \cdot \frac{1}{2} \cdot dx - 2 \cdot (\tau_{yx} \cdot dx \cdot dz) \cdot \frac{1}{2} \cdot dy = 0$$

$$\tau_{xy} = \tau_{yx}$$

Po uwzględnieniu równań momentów względem pozostałych osi:

$$\tau_{xy} = \tau_{yx}$$
 $\tau_{yz} = \tau_{zy}$



Prawo równości odpowiadających sobie naprężeń:

Składowe naprężeń stycznych prostopadle do krawędzi przecięcia się dwu przekrojów elementarnych wzajemnie prostopadłych są zawsze równe.

Ostatecznie:

Stan naprężenia w danym punkcie wyznacza sześć niezależnych składowych stanu naprężenia:

$$\sigma_x$$
, σ_v , σ_z , τ_{xv} , τ_{vz} , τ_{xz}

Naprężenie w punkcie

Składowe stanu naprężenia: σ_x , σ_y , σ_z , τ_{xy} , τ_{yz} , τ_{xz} określają dowolny przestrzenny (trójosiowy) stan naprężenia.

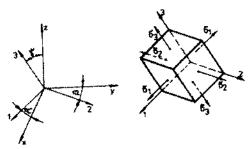
Stan naprężenia opisuje się macierzą (zwaną tensorem naprężen T_{σ}), która ze względu na równowartość naprężeń stycznych jest symetryczna względem przekątnej:

$$\mathbf{T}_{\sigma} = \begin{bmatrix} \sigma_{x} & \tau_{xy} & \tau_{xz} \\ \tau_{yx} & \sigma_{y} & \tau_{yz} \\ \tau_{zx} & \tau_{zy} & \sigma_{z} \end{bmatrix} - \text{tensor naprężeń}$$

Na gruncie teorii tensorów można udowodnić, że istnieje taki układ wspólrzędnych, w którym tensor naprężeń ma niezerowe wartości tylko na przekątnej głównej.

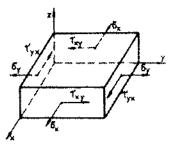
$$T_{\sigma} = \begin{bmatrix} \sigma_1 & 0 & 0 \\ 0 & \sigma_2 & 0 \\ 0 & 0 & \sigma_3 \end{bmatrix} \qquad \sigma_1 \ge \sigma_2 \ge \sigma_3$$

Taki układ współrzędnych powstaje przez takie przestrzenne zorientowanie osi, aby w plaszczyznach postopadłych do tych osi nie występują naprężenia styczne.



Osie tego układu nazywają się osiami głównymi i są oznaczone liczbami 1, 2, 3. Plaszczyzny prostopadle do osi głównych noszą nazwę plaszczyzn głównych, a naprężenia normalne w tych płaszczyznach σ_1 , σ_2 i σ_3 , nazywają się naprężeniami głównymi.

Plaskí (dwuosiowy) stan naprężenia



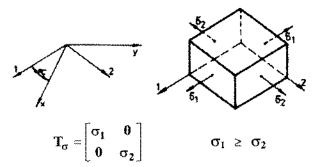
Wszystkie składowe stanu naprężenia leżą w jednej płaszczyżnie, np.: (x-y), w kierunku z nie ma żadnych naprężeń.

Tensor naprężeń dla płaskiego stanu naprężenia określają tylko trzy składowe:

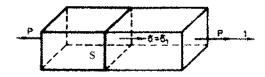
$$\sigma_x, \sigma_y i \tau_{xy}$$

$$\mathbf{T}_{\mathbf{\sigma}} = \begin{bmatrix} \mathbf{\sigma}_{\mathbf{x}} & \mathbf{\tau}_{\mathbf{x}\mathbf{y}} \\ \mathbf{\tau}_{\mathbf{y}\mathbf{x}} & \mathbf{\sigma}_{\mathbf{y}} \end{bmatrix}$$

Naprężenia główne i kierunki główne w plaskim (dwuosiowym) stanie naprężeń



Jednoosiowy stan naprężenia



 $\sigma = \frac{P}{S} \sigma_1$

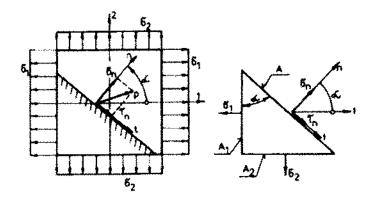
jedno naprężenie główne

Oś pręta pokrywa się z kierunkiem głównym.

(Rozciąganie i ściskanie)

Płaski stan naprężenia

Wyprowadzenie wzorów transformacyjnych pozwalających przejść z kierunków głównych na dowolne i odwrotnie



Warunek równowagi sił w kierunku normalnym przekroju:

$$\sigma_n \cdot A - \sigma_1 \cdot \cos(\alpha) \cdot A_1 - \sigma_2 \cdot \sin(\alpha) \cdot A_2 = 0$$

Warunek równowagi sil w kierunku naprężenia stycznego:

$$\tau_{n} \cdot \mathbf{A} - \sigma_{1} \cdot \sin(\alpha) \cdot \mathbf{A}_{1} + \sigma_{2} \cdot \cos(\alpha) \cdot \mathbf{A}_{2} = 0$$

Warunek geometryczny:

Warunek równowagi sił w kierunku normalnym przekroju:

$$A_1 = A \cdot \cos(\alpha)$$
 $A_2 = A \cdot \sin(\alpha)$

Rozwiązanie ze względu na $\sigma_{\rm s}$ i $\tau_{\rm o}$:

$$\sigma_n = \sigma_1 \cdot \cos^2(\alpha) + \sigma_2 \cdot \sin^2(\alpha)$$

$$\tau_n = (\sigma_1 - \sigma_2) \cdot \sin(\alpha) \cdot \cos(\alpha)$$

Płaski stan naprężenia

Wyprowadzenie wzorów transformacyjnych

Zależności trygonometryczne:

$$\cos^2(\alpha) = \frac{1 + \cos(2 \cdot \alpha)}{2}$$
 $\sin^2(\alpha) = \frac{1 - \cos(2 \cdot \alpha)}{2}$

$$\sin(\alpha)\cdot\cos(\alpha)=\frac{\sin(2\cdot\alpha)}{2}$$

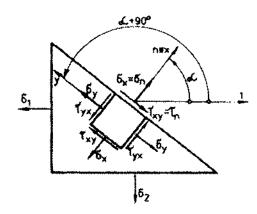
Ostatecznie:

$$\sigma_{n} = \frac{\sigma_{1} + \sigma_{2}}{2} + \frac{\sigma_{1} - \sigma_{2}}{2} \cdot \cos(2 \cdot \alpha)$$

$$\tau_{n} = \frac{\sigma_{1} - \sigma_{2}}{2} \cdot \sin(2 \cdot \alpha)$$

Płaski stan naprężenia

Wyprowadzenie wzorów transformacyjnych



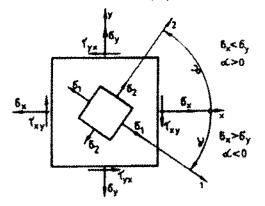
W układzie współrzędnych x-y:

$$\sigma_n = \sigma_x \quad \tau_n = \tau_{xy}$$

Aby obliczyć naprężenie σ_y należy dokonać takich samych obliczeń dla przekroju obróconego o kąt $\alpha + 90^\circ$

$$\sigma_y = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} + \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cdot \cos[2 \cdot (\alpha + 90^\circ)] = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} - \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cdot \cos(2 \cdot \alpha)$$

Płaski stan naprężenia



Wzory transformacyjne

$$\begin{split} \sigma_{x} &= \frac{\sigma_{1} + \sigma_{2}}{2} + \frac{\sigma_{1} - \sigma_{2}}{2} \cdot \cos(2 \cdot \alpha) \\ \sigma_{y} &= \frac{\sigma_{1} + \sigma_{2}}{2} - \frac{\sigma_{1} - \sigma_{2}}{2} \cdot \cos(2 \cdot \alpha) \\ \tau_{xy} &= \frac{\sigma_{1} - \sigma_{2}}{2} \cdot \sin(2 \cdot \alpha) \end{split}$$

$$\begin{split} \sigma_1 &= \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} + \frac{1}{2} \cdot \sqrt{(\sigma_x - \sigma_y)^2 + 4 \cdot \tau_{xy}^2} \\ \sigma_2 &= \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} - \frac{1}{2} \cdot \sqrt{(\sigma_x - \sigma_y)^2 + 4 \cdot \tau_{xy}^2} \\ tg(2 \cdot \alpha) &= \frac{2 \cdot \tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y} \end{split}$$

Plaski stan naprężenia

Wzory transformacyjne

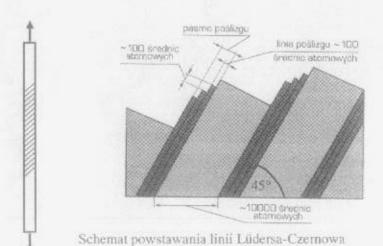
$$\begin{split} \sigma_{x} &= \frac{\sigma_{1} + \sigma_{2}}{2} + \frac{\sigma_{1} - \sigma_{2}}{2} \cdot \cos(2 \cdot \alpha) \\ \sigma_{y} &= \frac{\sigma_{1} + \sigma_{2}}{2} - \frac{\sigma_{1} - \sigma_{2}}{2} \cdot \cos(2 \cdot \alpha) \\ \tau_{xy} &= \frac{\sigma_{1} - \sigma_{2}}{2} \cdot \sin(2 \cdot \alpha) \end{split}$$

Suma dwóch pierwszych równań daje:

$$\sigma_x + \sigma_y = \sigma_1 + \sigma_2$$

Z trzeciego wzoru wynika, że dla $\alpha=45^\circ$, tzn. dla przekroju myślowego nachylonego 45° względem kierunków głównych τ_{xy} przyjmuje wartość maksymalną

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



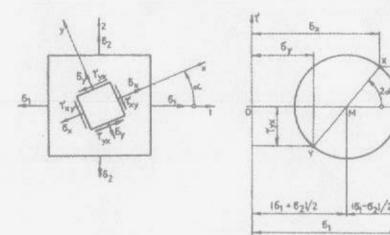
$$\sigma = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} + \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cdot \cos(2 \cdot \alpha) \qquad /(\)^2$$

$$\tau = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cdot \sin(2 \cdot \alpha) \qquad /(\)^2$$

$$\left(\sigma - \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2}\right)^2 + \tau^2 = \left(\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2}\right)^2$$

równanie okręgu we współrzędnych σ-τ

środek okręgu ma współczędne $\left(\frac{\sigma_1+\sigma_2}{2}\;,\,0\right)$, a promień $\frac{\sigma_1-\sigma_2}{2}$

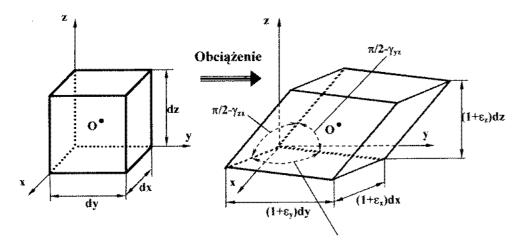


Konstrukcja wyznaczająca składowe stanu naprężenia dla dowolnego kąta α na podstawie znajomości naprężeń głównych σ₁ i σ₂.

Stan odkształcenia

obciążenie zewnętrzne ⇒ stan naprężenia ⇒ stan odkształcenia

Stan odkształcenia w punkcie O można przedstawić jako odkształcenie infinitezymalnie malego sześcianu elementarnego, którego środek stanowi punkt O Odkształcenie jest tak male, że krawędzie odkształconej bryły są odcinkami.



Odkształcenie sześcianu elementarnego jest określone następującymi składowymi stanu odkształcenia:

 ε_x , ε_y , ε_z - wydłużenia względne

γ_{xy}, γ_{yz}, γ_{zx} – kąty odkształcenia postaciowego, zwane też odkształceniami poprzecznymi lub posunięciami

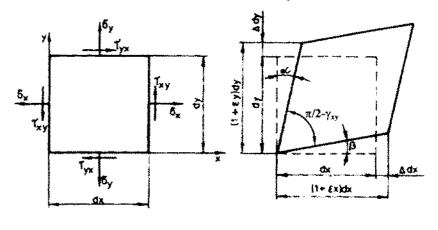
Odkształcenie sześcianu elementarnego składa się z:

- odkształcenia objętościowego (ε_x, ε_v, ε_z)
- odkształcenia postaciowego (γ_{xy}, γ_{yz}, γ_{zx})

Wielkości ε_x , ε_y , ε_z , γ_{xy} , γ_{yz} , γ_{zx} są małe <<1.

Stan odkształcenia

Plaski stan naprężenia: σ_x , σ_y , τ_{xy}



$$\epsilon_x = \frac{\Delta dx}{dx} \qquad \epsilon_y = \frac{2}{3}$$

$$\gamma_{xy} = \alpha + \beta$$

2

Stan odkształcenia

Stan odkształcenia w punkcie O przedstawia się w postaci tensora stanu odkształcenia

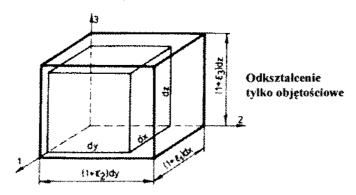
$$\mathbf{T}_{\varepsilon} = \begin{bmatrix} \varepsilon_{x} & \gamma_{xy}/2 & \gamma_{xz}/2 \\ \gamma_{yx}/2 & \varepsilon_{y} & \gamma_{yz}/2 \\ \gamma_{zx}/2 & \gamma_{zy}/2 & \varepsilon_{z} \end{bmatrix}$$

Można udowodnić, że w punkcie O istnieje prostokątny układ współrzędnych, w którym kąty odkształcenia postaciowego są równe zero.

Tensor stanu odkształcenia ma wówczas postać:

$$T_{\epsilon} = \begin{bmatrix} \epsilon_1 & 0 & 0 \\ 0 & \epsilon_2 & 0 \\ 0 & 0 & \epsilon_3 \end{bmatrix}$$

Osie tego szczególnego układu współrzędnych nazywa się osiami głównymi i oznaczane się liczbami 1, 2 i 3



Odkształcenia liniowe E₁, E₂, E₃ wzdłuż osi głównych osiągają wartości ekstremalne i nazywane są odkształceniami głównymi.

Można wykazać, że:

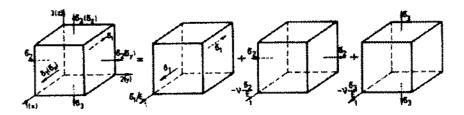
$$\epsilon_1 + \epsilon_2 + \epsilon_3 = \epsilon_x + \epsilon_y + \epsilon_z$$
 – niezmiennik stanu odkształcenia

Związki pomiędzy stanem naprężenia i stanem odkształcenia

W ośrodku izotropowym (tzn. mającym takie same własności we wszystkich kierunkach) kierunki osi głównych stanu naprężenia i stanu odkształcenia pokrywają się ze sobą.

Uogółnione prawo Hook'a

Odkształcenie objętościowe



Z prawa Hook'a dla jednoosiowej próby rozciągania wynika, że: naprężenia główne $\sigma_1, \, \sigma_2, \, \sigma_3$ wywołują w kierunku odkształcenia głównego l

następujące odkształcenia:
$$\frac{\sigma_1}{E}$$
, $-\nu \cdot \frac{\sigma_2}{E}$, $-\nu \cdot \frac{\sigma_3}{E}$.

Odkształcenie główne w kierunku 1 ma postać:

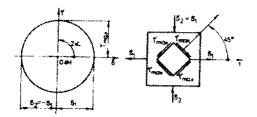
$$\varepsilon_1 = \frac{\sigma_1}{E} - \nu \cdot \frac{\sigma_2}{E} - \nu \cdot \frac{\sigma_3}{E} = \frac{1}{E} \cdot \left[\sigma_1 - \nu \cdot (\sigma_2 + \sigma_3) \right]$$

Analiza odkształceń w pozostałych kierunkach 2 i 3 prowadzi do:

$$\varepsilon_2 = \frac{1}{E} \cdot \left[\sigma_2 - v \cdot (\sigma_1 + \sigma_3) \right]$$

$$\varepsilon_3 = \frac{1}{E} \cdot \left[\sigma_3 - v \cdot (\sigma_1 + \sigma_2) \right]$$

Uogólnione prawo Hook'a Czyste ścinanie



Dla plaskiego stanu napreženia:

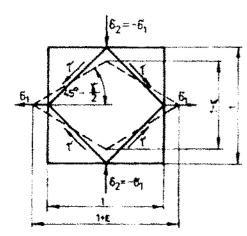
$$\tau_{max} = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \qquad \text{ dla } \alpha = 45^{\circ}$$

dla
$$\alpha$$
 = 45°

Czyste ścinanie:

$$\sigma_1 = -\sigma_2$$

$$|\tau| = \sigma_1 = -\sigma_2$$



Prawo Hook'a:

$$|\varepsilon_1| = |\varepsilon_2| = \varepsilon = \frac{1}{E} \cdot (\sigma_1 - v \cdot \sigma_2)$$

$$\epsilon = \frac{1+\nu}{E} \cdot \sigma_1$$

Geometria:

$$tg\left(\frac{\pi}{4} - \frac{\gamma}{2}\right) = \frac{1 - \varepsilon_2}{1 + \varepsilon_1} = \frac{1 - \varepsilon}{1 + \varepsilon}$$
 (1)

$$tg\left(\frac{\pi}{4} - \frac{\gamma}{2}\right) = \frac{tg(\frac{\pi}{4}) - tg(\frac{\gamma}{2})}{1 + tg(\frac{\pi}{4}) - tg(\frac{\gamma}{2})} = \frac{1 - tg(\frac{\gamma}{2})}{1 + tg(\frac{\gamma}{2})}$$

$$dla \ 0 \le \gamma << 1 \qquad tg\left(\frac{\gamma}{2}\right) \approx \frac{\gamma}{2}$$

$$tg\left(\frac{\pi}{4} - \frac{\gamma}{2}\right) = \frac{1 - \frac{\gamma}{2}}{1 + \frac{\gamma}{2}}$$
 (2)

$$\epsilon = \frac{1+\nu}{E} \cdot \sigma_{I} = \frac{\gamma}{2} \quad \longrightarrow \quad \gamma = \frac{\sigma_{I}}{\frac{E}{2 \cdot (I+\nu)}} = \frac{\tau}{\frac{E}{2 \cdot (I+\nu)}}$$

Uogólnione prawo Hook'a Czyste ścinanie

 $\gamma = -\frac{\tau}{E}$ kąt odkształcenia postaciowego γ wywołany naprężeniem tnącym τ

$$G = \frac{E}{2 \cdot (1 + v)}$$
 jednostka |MPa|

G - modul sprężystości postaciowej (lub poprzecznej) lub modul Kirchhoffa

$$\gamma = \frac{\tau}{G}$$
 - prawo Hook'a dla czystego ścinania

Dla trójosiowego stanu naprężenia:

$$\gamma_{xy} = \frac{\tau_{xy}}{G} \qquad \qquad \gamma_{yz} = \frac{\tau_{yz}}{G} \qquad \qquad \gamma_{xz} = \frac{\tau_{xz}}{G}$$

Z twierdzenia o równości naprężeń stycznych: $\tau_{xy} = \tau_{yx}$, $\tau_{xz} = \tau_{zx}$, $\tau_{yz} = \tau_{zy}$, wynika:

$$\gamma_{xy} = \gamma_{yx}$$
 $\gamma_{xz} = \gamma_{zx}$ $\gamma_{yz} = \gamma_{zy}$

Tensor stanu odkształcenia jest więc tensorem symetrycznym:

$$T_{\epsilon} = \begin{bmatrix} \epsilon_{x} & \gamma_{xy}/2 & \gamma_{xz}/2 \\ \gamma_{xy}/2 & \epsilon_{y} & \gamma_{yz}/2 \\ \gamma_{xz}/2 & \gamma_{yz}/2 & \epsilon_{z} \end{bmatrix}$$

Związek pomiędzy stanem naprężenia i stanem odksztalcenia Uogólnione prawo Hook'a

Dotychczasowe rozważania prowadzą do uogółnionego prawa Hook'a, które obowiązuje w dowolnym układzie naprężenia trójosłowego

$$\begin{split} \epsilon_{x} &= \frac{1}{E} \cdot \left[\sigma_{x} - \nu \cdot (\sigma_{y} + \sigma_{z}) \right] & \gamma_{xy} = \frac{\tau_{xy}}{G} \\ \epsilon_{y} &= \frac{1}{E} \cdot \left[\sigma_{y} - \nu \cdot (\sigma_{z} + \sigma_{x}) \right] & \gamma_{yz} = \frac{\tau_{yz}}{G} \\ \epsilon_{z} &= \frac{1}{E} \cdot \left[\sigma_{z} - \nu \cdot (\sigma_{x} + \sigma_{y}) \right] & \gamma_{zx} = \frac{\tau_{zx}}{G} \\ \sigma_{x} &= \frac{E}{1 + \nu} \cdot \left[\epsilon_{x} + \frac{\nu}{1 - 2 \cdot \nu} \cdot (\epsilon_{x} + \epsilon_{y} + \epsilon_{z}) \right] & \tau_{xy} = G \cdot \gamma_{xy} \\ \sigma_{y} &= \frac{E}{1 + \nu} \cdot \left[\epsilon_{y} + \frac{\nu}{1 - 2 \cdot \nu} \cdot (\epsilon_{x} + \epsilon_{y} + \epsilon_{z}) \right] & \tau_{yz} = G \cdot \gamma_{yz} \\ \sigma_{x} &= \frac{E}{1 + \nu} \cdot \left[\epsilon_{z} + \frac{\nu}{1 - 2 \cdot \nu} \cdot (\epsilon_{x} + \epsilon_{y} + \epsilon_{z}) \right] & \tau_{zx} = G \cdot \gamma_{zx} \end{split}$$

W układzie osi głównych:

$$\epsilon_{1} = \frac{1}{E} \cdot \left[\sigma_{1} - v \cdot (\sigma_{2} + \sigma_{3}) \right]$$

$$\epsilon_{2} = \frac{1}{E} \cdot \left[\sigma_{2} - v \cdot (\sigma_{1} + \sigma_{3}) \right]$$

$$\epsilon_{3} = \frac{1}{E} \cdot \left[\sigma_{3} - v \cdot (\sigma_{1} + \sigma_{2}) \right]$$

$$\sigma_{1} = \frac{E}{1 + v} \cdot \left[\epsilon_{1} + \frac{v}{1 - 2 \cdot v} \cdot (\epsilon_{1} + \epsilon_{2} + \epsilon_{3}) \right]$$

$$\sigma_{2} = \frac{E}{1 + v} \cdot \left[\epsilon_{2} + \frac{v}{1 - 2 \cdot v} \cdot (\epsilon_{1} + \epsilon_{2} + \epsilon_{3}) \right]$$

$$\sigma_{3} = \frac{E}{1 + v} \cdot \left[\epsilon_{3} + \frac{v}{1 - 2 \cdot v} \cdot (\epsilon_{1} + \epsilon_{2} + \epsilon_{3}) \right]$$

Związek pomiędzy stanem naprężenia i stanem odksztalcenia Uogólnione prawo Hook'a

Przypadek płaskiego (dwnosiowego) stanu naprężenia (w układzie osi głównych)

$$\epsilon_1 = \frac{1}{E} \cdot (\sigma_1 - v \cdot \sigma_2)$$

$$\epsilon_2 = \frac{1}{E} \cdot (\sigma_2 - v \cdot \sigma_1)$$
 - odkształcenia w trzech kierunkach
$$\epsilon_3 = -\frac{v}{E} \cdot (\sigma_1 + \sigma_2)$$

Przypadek plaskiego (dwuosiowego) stanu odkształcenia (w układzie osi głównych)

ε, ≠ 0,

 $\varepsilon_1 \neq 0$

$$\varepsilon_3 = \frac{1}{E} \cdot \left[\sigma_3 - v \cdot (\sigma_1 + \sigma_2) \right] = 0$$

$$\downarrow \downarrow$$

$$\sigma_3 = v \cdot (\sigma_1 + \sigma_2)$$

Płaski stan naprężenia wywołać można odpowiednio dobranym przestrzennym układem naprężenia.

7

8

Plaski stan odkształcenia Podstawy tensometrii

Wykorzystując wzory (wiążące naprężenia główne z dowolnie obróconym o kąt α układem naprężeń) otrzymane dla plaskiego stanu naprężenia:

$$\sigma_{1,2} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \pm \frac{1}{2} \cdot \sqrt{(\sigma_x - \sigma_y)^2 + 4 \cdot \tau_{xy}^2}$$

$$tg(2 \cdot \alpha) = \frac{2 \cdot \tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y}$$

i podstawiając do nich uogólnione równania Hook'a oraz wykorzystując niezmiennik stanu odkształcenia $(\varepsilon_1+\varepsilon_2+\varepsilon_3=\varepsilon_4+\varepsilon_4+\varepsilon_4)$ otrzymuje się:

$$\begin{split} &\frac{E}{1+\nu} \cdot \left[\epsilon_{1,2} + \frac{\nu}{1-2\cdot\nu} \cdot \left(\epsilon_1 + \epsilon_2 + \epsilon_3 \right) \right] = \\ &\frac{1}{2} \cdot \frac{E}{1+\nu} \cdot \left[\epsilon_x + \epsilon_y + \frac{2\cdot\nu}{1+\nu} \cdot \left(\epsilon_x + \epsilon_y + \epsilon_z \right) \right] \pm \frac{1}{2} \sqrt{\frac{E^2}{(1+\nu)^2} \left(\epsilon_x - \epsilon_y \right)^2 + 4 \cdot G \cdot \gamma_{xy}^2} \\ &\epsilon_{1,2} = \frac{\epsilon_x + \epsilon_y}{2} \pm \sqrt{\left(\epsilon_x - \epsilon_y \right)^2 + \gamma_{xy}^2} \end{split}$$

$$tg(2 \cdot \alpha) = \frac{2 \cdot G \cdot \gamma_{xy}}{\frac{E}{1+v} \cdot \left[\varepsilon_x + \frac{v}{1-2 \cdot v} \cdot (\varepsilon_x + \varepsilon_y + \varepsilon_z) - \varepsilon_x - \frac{v}{1-2 \cdot v} \cdot (\varepsilon_x + \varepsilon_y + \varepsilon_z) \right]} = \frac{\gamma_{xy}}{\varepsilon_x - \varepsilon_y}$$

$$\varepsilon_{1,2} = \frac{\varepsilon_x + \varepsilon_y}{2} \pm \sqrt{(\varepsilon_x - \varepsilon_y)^2 + \gamma_{xy}^2}$$

$$tg(2 \cdot \alpha) = \frac{\gamma_{xy}}{\varepsilon_x - \varepsilon_y}$$

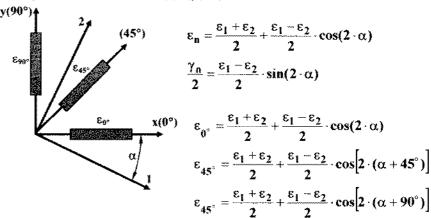
Plaski stan odkształcenia Podstawy tensometrii

$$\varepsilon_{1,2} = \frac{\varepsilon_x + \varepsilon_y}{2} \pm \sqrt{(\varepsilon_x - \varepsilon_y)^2 + \gamma_{xy}^2}$$

$$tg(2 \cdot \alpha) = \frac{\gamma_{xy}}{\varepsilon_x - \varepsilon_y}$$

Układ równań pozwala wyznaczyć dla płaskiego stanu odkształceń kierunki główne odkształcenia ε_1 . ε_2 oraz kąt α przy pomocy odkształceni liniowych ε_x . ε_y i kąta odkształcenia postaciowego γ_{xy} zmierzonych w dowolnym prostokątnym układzie współrzędnych (obróconym o kąt α względem układu osi głównych) - zadanie w praktyce bardzo trudne do zrealizowania ze względu na trudności pomiaru γ_{xy} .

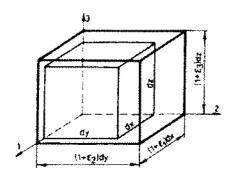
W praktyce rozwiązuje się to stosując następujący układ pomiaru odkształceń liniowych w trzech kierunkach $\epsilon_{0^{\circ}}$, $\epsilon_{45^{\circ}}$, $\epsilon_{90^{\circ}}$



$$\begin{split} & \epsilon_{1,2} = \frac{\epsilon_{0^{\circ}} + \epsilon_{90^{\circ}}}{2} \pm \frac{\epsilon_{0^{\circ}} - \epsilon_{90^{\circ}}}{2} \cdot \frac{1}{\cos(2 \cdot \alpha)} \\ & tg(2 \cdot \alpha) = \frac{2 \cdot \epsilon_{45^{\circ}} - \epsilon_{0^{\circ}} - \epsilon_{90^{\circ}}}{\epsilon_{0^{\circ}} - \epsilon_{90^{\circ}}} \\ & \epsilon_{1,2} = \frac{\epsilon_{0^{\circ}} + \epsilon_{90^{\circ}}}{2} \pm \frac{1}{\sqrt{2}} \cdot \sqrt{(\epsilon_{0^{\circ}} - \epsilon_{45^{\circ}})^{2} + (\epsilon_{45^{\circ}} - \epsilon_{90^{\circ}})^{2}} \end{split}$$

Praktyczne wzory do doświadczalnego wyznaczania odkształceń głównych

Odksztalcenia objętościowe Moduł objętościowej ściśliwości sprężystej



Objętość początkowa dVa=dx·dy·dz

Objętość końcowa $dV = (1+\epsilon_1)\cdot dx\cdot (1+\epsilon_2)\cdot dy\cdot (1+\epsilon_3)\cdot dz$

Wzgledna zmiana objetości 3 (przyrost jednostkowy objętości), wynosi

$$9 = \frac{dV - dV_0}{dV_0} = \frac{(1 + \varepsilon_1) \cdot (1 + \varepsilon_2) \cdot (1 + \varepsilon_3) \cdot dx \cdot dy \cdot dz - dx \cdot dy \cdot dz}{dx \cdot dy \cdot dz} =$$

$$= (1 + \varepsilon_1) \cdot (1 + \varepsilon_2) \cdot (1 + \varepsilon_3) - 1 =$$

$$= 1 + \varepsilon_1 + \varepsilon_2 + \varepsilon_3 + \varepsilon_1 \cdot \varepsilon_2 + \varepsilon_2 \cdot \varepsilon_3 + \varepsilon_3 \cdot \varepsilon_1 + \varepsilon_1 \cdot \varepsilon_2 \cdot \varepsilon_3 - 1$$

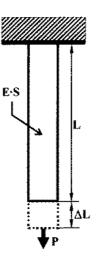
Ponieważ $\epsilon_1 \cdot \epsilon_2$, $\epsilon_2 \cdot \epsilon_3$, $\epsilon_3 \cdot \epsilon_1$, $\epsilon_1 \cdot \epsilon_2 \cdot \epsilon_3 <<< \epsilon_1$, ϵ_2 , ϵ_3 ; to

$$\vartheta = \frac{dV - dV_0}{dV_0} = \varepsilon_1 + \varepsilon_2 + \varepsilon_3 = \varepsilon_x + \varepsilon_y + \varepsilon_z$$

Dla hydrostatycznego ściskania (zewnętrzne ciśnienie p): $\sigma_1 = \sigma_2 = \sigma_3 = p$

$$9 = \varepsilon_1 + \varepsilon_2 + \varepsilon_3 = \frac{1 - 2 \cdot v}{E} \cdot (\sigma_1 + \sigma_2 + \sigma_3) = \frac{3 \cdot (1 - 2 \cdot v)}{E} \cdot p = \frac{p}{B}$$

$$B = \frac{E}{3 \cdot (1 - 2 \cdot v)}$$
 - modul objętościowej ściśliwości sprężystej (modul Helmholtza)



Energia sprężysta

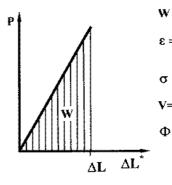
Quasi-statyczne rozciąganie pręta pryzmatycznego

Obciążenie P, narastając bardzo powoli od zera P(0)=0 do swojej końcowej wartości I P, wykonuje pracę, związaną z pokonaniem sił wewnętrznych w pręcie i rozciągnięciem go o długość ΔL .

Praca ta jest zmagazynowana w materiale pręta w postaci sprężystej energii potencjalnej.

Siła potrzebna do rozciągnięcia pręta o długość ΔL^{\star} jest proporcjonalna do ΔL^{\star} , tzn. zmienia się liniowo w trakcie rozciągania i wynosi:

$$P(\Delta L^{\star}) = \frac{E \cdot S}{L} \cdot \Delta L^{\star}$$



 $= \frac{\Delta L}{r} - w_2$

- praca wykonywana przez silę P

- względny przyrost dlugości

P - naprężenie

V=L·S - objetość preta

- energia przypadająca na jednostkę

objętości pręta, czyli energia właściwa odksztalcenia sprężystego

Praca wykonana przez narastającą liniowo siłę $P(\Delta L^*)$:

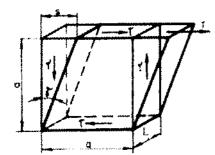
$$W = \sum_{AL^* \to 0} P \cdot \Delta L^* = \int_{0}^{AL} P \cdot d(\Delta L^*) = \frac{E \cdot S}{L} \cdot \int_{0}^{AL} \Delta L^* \cdot d(L^*) = \frac{E \cdot S}{L} \cdot \frac{\Delta L^2}{2}$$

$$W = \frac{E \cdot S \cdot \Delta L^2}{2 \cdot L} = \frac{E \cdot S \cdot \left(\frac{P \cdot L}{E \cdot S}\right)^2}{2 \cdot L} = \frac{P^2 \cdot L}{2 \cdot E \cdot S}$$

$$\Phi = \frac{P^2 \cdot L/2 \cdot E \cdot S}{L \cdot S} = \frac{P^2}{2 \cdot E \cdot S^2} = \frac{\sigma^2}{2 \cdot E}$$

Korzystając z prawa Hook'a $E \cdot \epsilon = \sigma$, otrzymuje się $\Phi = \frac{1}{2} \cdot \sigma \cdot \epsilon$

Energia sprężysta – przypadek ścinania



Element o grubości L i bokach a × a

Pracę wykonuje siła
T = τ·a·L (naprężenie × pole powierzchni)
na drodze s = a·γ (ramię × kąt odksztalcenia)

Praca wykonana przez narastającą liniowo sile T(y'):

$$\begin{split} W &= \int\limits_0^s T \cdot ds^* = \int\limits_0^\gamma G \cdot \gamma^* \cdot a \cdot L \cdot a \cdot d\gamma^* = G \cdot a^2 \cdot L \int\limits_0^\gamma \gamma^* \cdot d\gamma^* = G \cdot a^2 \cdot L \cdot \frac{\gamma^2}{2} \\ W &= \frac{G \cdot a^2 \cdot L \cdot \gamma^2}{2} = \frac{G \cdot a^2 \cdot L \cdot \gamma \cdot \tau}{2} = \frac{a^2 \cdot L \cdot \gamma \cdot \tau}{2} \\ \Phi &= \frac{W}{V} = \frac{a^2 \cdot L \cdot \gamma \cdot \tau}{2 \cdot a^2 \cdot L} = \frac{1}{2} \cdot \gamma \cdot \tau \end{split}$$

$$\Phi = \frac{1}{2} \cdot \gamma \cdot \tau$$

Uogólniając otrzymane wyniki do przestrzennego (trójosiowego) stanu naprężenia i wykorzystując zasadę superpozycji otrzymuje się wyrażenie na energię właściwą odkształcenia sprężystego w dowolnym układzie współrzędnych:

$$\Phi = \frac{1}{2} \cdot \left(\sigma_x \cdot \epsilon_x + \sigma_y \cdot \epsilon_y + \sigma_z \cdot \epsilon_z + \tau_{xy} \cdot \gamma_{xy} + \tau_{yz} \cdot \gamma_{yz} + \tau_{zx} \cdot \gamma_{zx} \right)$$

oraz dla naprężeń głównych

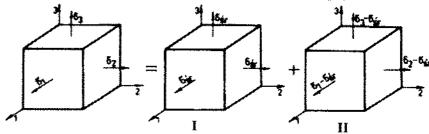
$$\Phi = \frac{1}{2} \cdot \left(\sigma_1 \cdot \epsilon_1 + \sigma_2 \cdot \epsilon_2 + \sigma_3 \cdot \epsilon_3 \right)$$

Energia sprężysta

 Φ_0 – energia sprężysta odkształcenia objętościowego Φ_P – energia sprężysta odkształcenia postaciowego

$$\Phi = \frac{1}{2} \cdot \left(\sigma_1 \cdot \varepsilon_1 + \sigma_2 \cdot \varepsilon_2 + \sigma_3 \cdot \varepsilon_3 \right) = \Phi_O + \Phi_P$$

Sześćian elementarny w układzie naprężeń głównych przedstawiony jako superpozycja dwóch rodzajów naprężeń I i II



$$\sigma_{\hat{s}r} = \frac{\sigma_1 + \sigma_2 + \sigma_3}{3}$$
 - średnie naprężenie

Zmiana objętości drugiego (II) rodzaju naprężenia:

$$9 = \varepsilon_1 + \varepsilon_2 + \varepsilon_3 = \frac{1 - 2 \cdot v}{E} \cdot \left[\left(\sigma_1 - \sigma_{\$r} \right) + \left(\sigma_2 - \sigma_{\$r} \right) + \left(\sigma_3 - \sigma_{\$r} \right) \right] =$$

$$= \frac{1 - 2 \cdot v}{E} \cdot \left(\sigma_1 + \sigma_2 + \sigma_3 - 3 \cdot \sigma_{\$r} \right) = 0$$

Rodzaj naprężenia II odpowiada wylącznie za zmianę kształtu

$$\begin{split} & \Phi_O = \frac{3}{2} \cdot \sigma_{\acute{s}r} \cdot \epsilon_{\acute{s}r} = \frac{3}{2} \cdot \sigma_{{\acute{s}r}} \cdot \frac{1}{E} \cdot \left[\sigma_{\acute{s}r} - v \cdot (\sigma_{\acute{s}r} + \sigma_{\acute{s}r}) \right] = \frac{3}{2} \cdot \frac{1 - 2 \cdot v}{E} \cdot \sigma_{\acute{s}r}^2 \\ & \Phi_O = \frac{1 - 2 \cdot v}{6 \cdot E} \cdot (\sigma_1 + \sigma_2 + \sigma_3)^2 = \frac{1 - 2 \cdot v}{6 \cdot E} \cdot (\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z)^2 \end{split}$$

$$\begin{split} & \Phi_{P} = \Phi - \Phi_{O} = \frac{1+v}{6 \cdot E} \cdot \left[(\sigma_{1} - \sigma_{2})^{2} + (\sigma_{2} - \sigma_{3})^{2} + (\sigma_{3} - \sigma_{1})^{2} \right] = \\ & = \frac{1+v}{6 \cdot E} \cdot \left[(\sigma_{x} - \sigma_{y})^{2} + (\sigma_{y} - \sigma_{z})^{2} + (\sigma_{z} - \sigma_{x})^{2} + 6 \cdot (\tau_{xy}^{2} + \tau_{yz}^{2} + \tau_{zx}^{2}) \right] \end{split}$$

Pojęcie wytężenia materialu

Naprężenie dopuszczalne w statycznej próbie rozciągania (ściskania)

K – naprężenie niszczące: np.: R, dla materialów sprężysto-plastycznych $R_{\rm m}$ dla materialów kruchych

 k_r – naprężenie dopuszczalne (naprężenie, jakie dopuszcza się ze względu na bezpieczeństwo danego elementu urządzenia/konstrukcji)

$$k_r = \frac{K}{n}$$
 gdzie n > 1 – warunek bezpieczeństwa

Przyjmując odpowiednią wartość n należy uwzględnić warunki pracy konstrukcji, możliwość pojawienia się wad materialowych, niedokładność modelu obliczeniowego itp.)

Ważne praktyczne zagadnienie:

Jakie kryterium bezpieczeństwa przyjąć dla elementu konstrukcyjnego poddanego działaniu obciążeń złożonych, tzn. w dwu- lub trójwymiarowym stanie naprężeń?

Doświadczalne określanie naprężeń niszczących i określanie naprężeń dopuszczalnych dla złożonych stanów naprężeń jest zagadnieniem czasochlonnym i kosztownym. Należy znaleźć prostszą metodę.

Pojęcie wytężenia materiału: miara zbliżania się materialu do stanu niebezpiecznego (grożącego zniszczeniem)

Przyjmuje się, że wytężenie jest funkcją stanu naprężenia: σ_x , σ_y , σ_z , τ_{xy} , τ_{yz} , τ_{zx} oraz stalych materialowych: C_1 , C_2 ,...

W=
$$f(\sigma_x, \sigma_y, \sigma_z, \tau_{xy}, \tau_{yz}, \tau_{zx}, C_1, C_2, ...)$$

W= $f(\sigma_1, \sigma_2, \sigma_3, C_1, C_2, ...)$

Pojęcie wytężenia materiału

Aby określić warunek odpowiadający stanowi niebezpiecznemu dla danego materialu w złożonym stanie naprężenia, przyrównuje się wytężenie tego materialu do wytężenia tego materialu dla jednoosiowego rozciągania naprężeniem równym Ored, zwanym naprężeniem zredukowanym.

$$f(\sigma_1, \sigma_2, \sigma_3, C_1, C_2, ...) = f(\sigma_{red}, C_1, C_2, ...)$$

 $\sigma_{red} = \phi(\sigma_1, \sigma_2, \sigma_3, C_1, C_2, ...)$

σ_{red} charakteryzuje dany ogólny stan naprężenia pod względem wytężenia

Warunek wytrzymalościowy określa się, zatem jako:

$$\sigma_{red} \le k_r = \frac{K}{n}$$

Postać funkcji φ(σ₁, σ₂, σ₃, C₁, C₂, ...) zależy od odpowiednio postawionej hipotezy wytężeniowej (wytrzymałościowej)

Hipotezy wytężeniowe

1. Hipoteza największego naprężenia rozciągającego (Galileusz)

O wytężeniu materialu decyduje wartość największego naprężenia rozciągającego lub ściskającego:

$$k_{rc} \le \sigma_{red} = \sigma_1 \le k_r$$

 \mathbf{k}_{re} , \mathbf{k}_{r} – naprężenia dopuszczalne dla jednoosiowego ściskania i rozciągania

Doświadczenie wykazuje, że hipoteza ta ma zastosowanie do materiałów kruchych. W przypadku materiałów sprężysto-plastycznych nie sprawdza się.

2. Hipoteza największego odkształcenia (de Saint-Venant)

O wytężeniu materialu decyduje największe wydłużenie względne:

$$\begin{split} \epsilon_{max} &= \epsilon_1 = \frac{1}{E} \left[\sigma_1 - \nu (\sigma_2 + \sigma_3) \right] \text{ dla ogolnego trójosiowego stanu naprężenia} \\ \epsilon_{red} &= \frac{\sigma_{red}}{E} \end{split}$$
 dla jednoosiowego stanu naprężenia przy rozciąganiu

Prosty (jednoosiowy) oraz złożony stan naprężenia mają wywołać takie samo wytężenie, zatem $\varepsilon_{max} = \varepsilon_{red}$, a stąd warunek bezpieczeństwa

$$\sigma_{red} = \sigma_1 - v \cdot (\sigma_2 + \sigma_3) \le k_r$$

Doświadczenie wykazuje, że hipoteza ta ma zastosowanie do materiałów kruchych, zwłaszcza niemetalicznych. W przypadku materialów sprężystoplastycznych nie sprawdza się.

Hipotezy wytężeniowe

3. Hipoteza największego naprężenia stycznego (Coulomb)

O wytężeniu materialu decyduje wartość największego naprężenia stycznego:

$$au_{max}=rac{\sigma_1-\sigma_3}{2}$$
 dla ogólnego trójosiowego stanu naprężenia $au_{red}=rac{\sigma_{red}}{2}$ dla jednoosiowego stanu naprężenia przy rozciąganiu

Prosty (jednoosiowy) oraz złożony stan naprężenia mają wywołać takie samo wytężenie, zatem $\tau_{max} = \tau_{red}$, a stąd warunek bezpieczeństwa

$$\sigma_{red} = \sigma_1 - \sigma_3 \le k_r$$

Szczególne przypadki dla plaskiego stanu naprężeń (jedno z naprężeń głównych jest równe zero):

Ponieważ $\sigma_1 \ge \sigma_2 \ge \sigma_3$, to:

- a) gdy dwa niezerowe naprężenia są rozciągające (tzn. większe od zera) $\sigma_3=0$ i $\sigma_{red}=\sigma_1\leq k_r$
- b) gdy dwa niezerowe naprężenia są ściskające (tzn. ujemne) $\sigma_1 = 0$ i $\sigma_{red} = -\sigma_3 \le k_c$
- c) gdy jedno niezerowe naprężenie jest rozciągające a drugle ściskające $\sigma_2=0$ i $\sigma_{red}=\sigma_1-\sigma_3\leq k_r$

Doświadczenie wykazuje, że hipoteza ta ma zastosowanie do materialów sprężysto-plastycznych zwłaszcza w plaskich stanach naprężeń.

Hipotezy wytężeniowe

4. Hipoteza, że o wytężeniu decyduje energia właściwa odkształcenia postaciowego (Huber).

Dla trójosiowego stanu naprężenia:

$$\Phi_{\rm P} = \frac{1+v}{6\cdot {\rm E}} \cdot \left[(\sigma_1 - \sigma_2)^2 + (\sigma_2 - \sigma_3)^2 + (\sigma_3 - \sigma_1)^2 \right]$$

Dla jednoosiowego stanu naprężenia:

$$\Phi_{P \text{ red}} = \frac{1+\nu}{6 \cdot \mathbf{E}} \cdot \sigma_{\text{red}}^2$$

Prosty (jednoosiowy) oraz złożony stan naprężenia mają posiadać taką samą energię właściwą odkształcenia postaciowego w stanie wytężenia:

$$\Phi_{P \text{ red}} = \Phi_{P}$$

czyli

$$\sigma_{red} = \sqrt{\sigma_1^2 + \sigma_2^2 - \sigma_1 \cdot \sigma_2} \le k_r$$

Hipoteza ta znalazła potwierdzenie dla materiałów sprężysto-plastycznych w zakresie sprężystości jak i plastyczności.

Podobne hipotezy, dotyczące całkowitej energii sprężystej oraz energii sprężystej odkształcenia objętościowego nie znalazły potwierdzenia doświadczalnego.

Tensometria

Tensometria (lac. tensus - napięty, gr. metreo - mierzę)

 metoda wyznaczania naprężeń na podstawie pomiarów odkształceń materialu badanej konstrukcji

Tensometr (czujnik tensometryczny) – przyrząd do pomiaru odkształceń liniowych oraz za ich pośrednictwem naprężeń występujących przy obciążeniu badanego ciała.

- 1. Tensometria metoda punktowa, gdyż pozwała wyznaczyć odkształcenic badanego ciała tylko w punkcie przyłożenia tensometru.
- Czujnik tensometryczny zasadnicza część urządzenia tensometrycznego, przylegająca do powierzchni badanego ciała w ten sposób, że jej odkształcenia są identyczne z odkształceniami tego ciała.
- Baza podstawowa cecha tensometru, długość pomiarowa L₀, do której odnosi się zmiana ΔL₀ długości pomiarowej wywołanej odkształceniem elementu, do którego przymocowany jest czujnik tensometryczny.
- 4. $\epsilon = \frac{\Delta L_{\theta}}{L_{\theta}}$ odkształcenie (względne wydłużenie) teusometru określa średnią

odkształcenia na długości bazy tensometru. Dlatego:

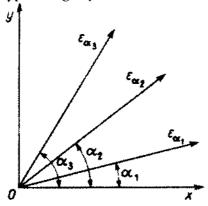
- w miejscach koncentracji naprężeń należy stosować tensometry o malej bazie (jak najkrótszej): 0.5-3 mm
- w przypadku liniowej zmienności stanu naprężeń można stosować tensometry o średniej bazie: 5-30 mm
- w przypadku badania cech mechanicznych materiału w warunkach jednorodnego stanu naprężenia można stosować tensometry o dużej bazie:
 > 30 mm.

Tensometria

- 1. Czujnik tensometryczny ma skończone rozmiary nie może być dowolnie mały (najmniejsze tensometry ok. 0.1 mm) pomiar w punkcie jest niemożliwy.
- Pomíar nominalnie (z nazwy) w punkcie tzn. pomíar w matym obszarze wokół tego punktu.
- 3. Dwuosiowy stan odkształcenia określony jest przez trzy wydłużenia względne, w trzech dowolnych kierunkach, leżących w jednej płaszczyżnie. Należy dokonać trzech pomiarów (w wyjątkowym przypadku dwóch) odkształceń w różnych (dowolnych) kierunkach wokół badanego punktu.
- Rozeta tensometryczna układ kilku tensometrów, (co najmniej dwóch) ułożonych bardzo blisko siebie na powierzchni badanego ciała umożliwiający jednoczesny pomiar odkształceń.
- 5. Kształt rozety tensometrycznej (czyli ustawienie geometryczne czujników tensometrycznych względem siebie) powinien zredukować do minimum bląd pomiarowy wynikający ze skończonych wymiarów objętego pomiarem pola oraz uzyskać proste związki matematyczne pomiędzy odkształceniami mierzonymi a obliczanymi.
- 6. Wiełkość błędu pomiarowego nie jest jednoznacznie związana z długością bazy pomiarowej tensometru, ponieważ wartość średnia odkształcenia, jaką rejestruje tensometr, jest ścisłą wartością w miejscu odpowiadającym polowie długości tej bazy.

1

Teoria rozet tensometrycznych. Przypadek ogólny trzech tensometrów.



x-y - dowolny układ wspólrzędnych

 $\alpha_1,\,\alpha_2,\,\alpha_3$ – dowolne kąty wyznaczające kierunki baz trzech tensometrów w danym układzie współrzędnych x-y

 $\epsilon_{\alpha 1},\,\epsilon_{\alpha 2},\,\epsilon_{\alpha 3}$ – wydłużenia względne tensometrów

 ϵ_x , ϵ_y , γ_{xy} – wydłużenia względne wzdłuż osi układu współrzędnych x-y oraz odkształcenie kątowe w tym układzie

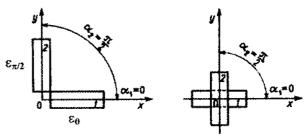
Związki pomiędzy wydłużeniami tensometrów a wydłużeniami zdefiniowanymi w układzie współrzędnych x-y:

$$\begin{split} & \varepsilon_{\alpha 1} = \frac{\varepsilon_{x} + \varepsilon_{y}}{2} + \frac{\varepsilon_{x} - \varepsilon_{y}}{2} \cos(2\alpha_{1}) + \frac{\gamma_{xy}}{2} \sin(2\alpha_{1}) \\ & \varepsilon_{\alpha 2} = \frac{\varepsilon_{x} + \varepsilon_{y}}{2} + \frac{\varepsilon_{x} - \varepsilon_{y}}{2} \cos(2\alpha_{2}) + \frac{\gamma_{xy}}{2} \sin(2\alpha_{2}) \\ & \varepsilon_{\alpha 3} = \frac{\varepsilon_{x} + \varepsilon_{y}}{2} + \frac{\varepsilon_{x} - \varepsilon_{y}}{2} \cos(2\alpha_{3}) + \frac{\gamma_{xy}}{2} \sin(2\alpha_{3}) \end{split}$$

Teoria rozet tensometrycznych

Podstawowe typy rozet tensometrycznych

(rozety zgrupowane są w grupy identyczne pod względem obliczeniowym)



rozeta prostokątna

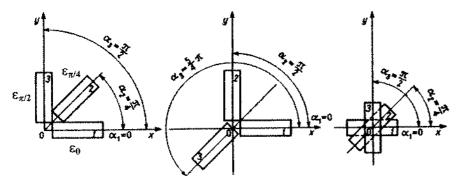
rozeta skrzyżowana prostokątna

Typ ten jest używany tylko w przypadku, gdy znany jest jeszcze przed pomiarem układ osi głównych (kierunki głównych odksztalceń). Osie tensometrów (linie bazy) ustawia się wzdłuż tych kierunków.

Związki pomiędzy odkształceniami zmierzonymi przy użyciu tensometrów a głównymi odkształceniami. Wyznaczenie naprężeń głównych:

$$\begin{split} \epsilon_0 &= \epsilon_1 & \epsilon_{\pi/2} = \epsilon_2 \\ \sigma_1 &= \frac{E}{1 - v^2} (\epsilon_1 + v \epsilon_2) \\ \sigma_2 &= \frac{E}{1 - v^2} (\epsilon_2 + v \epsilon_1) \end{split}$$

Teoria rozet tensometrycznych Typy rozet używanych, gdy nieznane są kierunki główne odkształceń



prostokatna zlożona

gwiazdowa o jednej osi symetrii

prostokątna skrzyżowana (gwiazdowa)

Związki pomiędzy wydłużeniami wyznaczonymi przez tensometry a wydłużeniami względnymi i odkształceniem kątowym w układzie współrzędnych określonym przez układ tensometrów:

$$\epsilon_x = \epsilon_0$$

$$\epsilon_y = \epsilon_{\pi/2}$$

$$\frac{\gamma_{xy}}{2} = \epsilon_{\pi/4} - \frac{1}{2} (\epsilon_0 + \epsilon_{\pi/2})$$

Związki pomiędzy wydłużeniami wyznaczonymi przez tensometry a głównymi odkształceniami oraz kątem ϕ o jaki układ współrzędnych tensometru jest obrócony względem osi głównych odkształcenia:

$$\begin{split} \epsilon_{1,2} &= \frac{\epsilon_0 + \epsilon_{\pi/2}}{2} \pm \frac{\sqrt{2}}{2} \sqrt{\left(\epsilon_0 - \epsilon_{\pi/4}\right)^2 + \left(\epsilon_{\pi/4} - \epsilon_{\pi/2}\right)^2} \\ &\quad tg(2\phi) = \frac{2\epsilon_{\pi/4} - \left(\epsilon_0 + \epsilon_{\pi/2}\right)}{\epsilon_0 - \epsilon_{\pi/2}} \end{split}$$

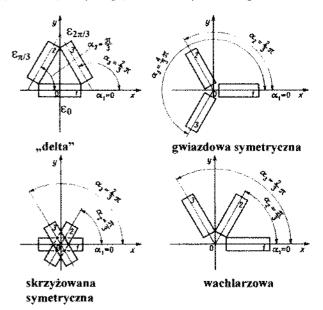
Naprężenia główne wynoszą:

$$\sigma_1 = \frac{E}{1 - v^2} (\epsilon_1 + v\epsilon_2) \qquad \qquad \sigma_2 = \frac{E}{1 - v^2} (\epsilon_2 + v\epsilon_1)$$

Maksymalne naprężenie styczne:

$$\tau_{max} = \mathbf{G} \cdot \gamma_{max} = \frac{\mathbf{E}}{2(1+\nu)} \gamma_{max} = \frac{\mathbf{E}}{2(1+\nu)} \sqrt{2} \sqrt{(\epsilon_0 - \epsilon_{\pi/4})^2 + (\epsilon_{\pi/4} - \epsilon_{\pi/2})^2}$$

Teoria rozet tensometrycznych Typy rozet używanych, gdy nieznane są kierunki główne odkształceń



Związki pomiędzy odpowiednimi odkształceniami:

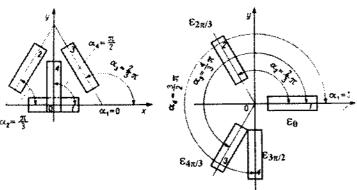
$$\varepsilon_{x} = \varepsilon_{0}$$

$$\varepsilon_{y} = \frac{-\varepsilon_{0} + 2\varepsilon_{\pi/3} + 2\varepsilon_{2\pi/3}}{3}$$

$$\frac{\gamma_{xy}}{2} = \frac{(\varepsilon_{\pi/3} - \varepsilon_{2\pi/3})}{\sqrt{3}}$$

$$\begin{split} \epsilon_{1,2} = \frac{\epsilon_{\theta} + \epsilon_{\pi/3} + \epsilon_{2\pi/3} \pm \sqrt{2} \cdot \sqrt{\left(\epsilon_{\theta} - \epsilon_{\pi/3}\right)^2 + \left(\epsilon_{\pi/3} - \epsilon_{2\pi/3}\right)^2 + \left(\epsilon_{2\pi/3} - \epsilon_{\theta}\right)^2}}{3} \\ tg(2\phi) = \frac{\sqrt{3} \cdot \left(\epsilon_{\pi/3} - \epsilon_{2\pi/3}\right)}{2\epsilon_{\theta} - \left(\epsilon_{\pi/3} + \epsilon_{2\pi/3}\right)} \end{split}$$

Teoria rozet tensometrycznych Typy rozet używanych, gdy nieznane są kierunki główne odkształceń



"T-delta"

wachlarzowa

7

Dodatkowy czwarty tensometr (prostopadły do jednego z tensometrów z układu "delta") pełni rolę kontrolną (pomocniczą).

Związki pomiędzy odpowiednimi odkształceniami:

$$\varepsilon_{x} = \varepsilon_{0}$$

$$\varepsilon_{y} = \varepsilon_{\pi/2}$$

$$\frac{\gamma_{xy}}{2} = \frac{(\varepsilon_{\pi/3} - \varepsilon_{2\pi/3})}{\sqrt{3}}$$

$$\begin{split} \epsilon_{1,2} &= \frac{\epsilon_0 + \epsilon_{\pi/2} \pm \sqrt{\left(\epsilon_0 - \epsilon_{\pi/2}\right)^2 + \frac{4}{3}\left(\epsilon_{\pi/3} - \epsilon_{2\pi/3}\right)^2}}{2} \\ &\quad tg(2\phi) = \frac{2\sqrt{3} \cdot \left(\epsilon_{\pi/3} - \epsilon_{2\pi/3}\right)}{3\left(\epsilon_0 - \epsilon_{\pi/2}\right)} \\ \tau_{max} &= \sqrt{\left(\epsilon_0 - \epsilon_{\pi/2}\right)^2 + \frac{4}{3}\left(\epsilon_{\pi/3} - \epsilon_{2\pi/3}\right)^2} \end{split}$$

Rodzaje tensometrów

Wymagania wobec tensometrów (wielkości odkształceń są bardzo male):

- pomiar maksymalnie zbliżony do punktowego
- duża czułość
- · minimalny błąd pomiaru
- dobra powtarzalność

Rodzaje tensometrów:

1. Mechaniczne

- · mechaniczne,
- optyczno-mechaniczne
- strunowe

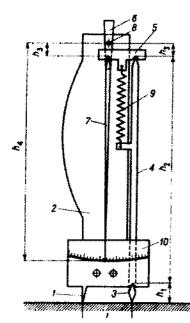
2. Elektryczne

- rezystancyjne (oporowe) obecnie najpowszechniejsze
- indukcyjne
- elektrodynamiczne
- piezoelektryczne
- pojemnościowe

Kryterium doboru odpowiedniego tensometru musi uwzględniać warunki i wymagania pomiaru związane z rodzajem materiału, kształtem elementu konstrukcyjnego, rodzajem obciążenia, temperaturą i innymi czynnikami. Kryteria te w dużej mierze zależą też od rodzaju tensometru i zasady jego dzialania.

Tensometry mechaniczne Tensometr Huggenbergera

Używany w badaniach statycznych, przy stałych lub bardzo wolno zmieniających się silach



- 1- ostrze nieruchome
- 2- kadlub 3 ostrze ruchome (h₁)
- 4 –dźwignia (h₂) 5 –beleczka pozioma
- 6 dźwignia 7 wskazówka (h₄)
- 8 oś obrotu (h₃) 9 sprężyna
- 10 skala

$$k = \frac{h_2 \cdot h_4}{h_1 \cdot h_2}$$

$$k = 300 + 3700$$

baza $L_0 = 10 + 100 \text{ mm}$

$$\varepsilon = \frac{\Delta \mathbf{L_0}}{\mathbf{L_0}} = \frac{\mathbf{s}}{\mathbf{k} \cdot \mathbf{L_0}}$$

s – wychylenie wskazówki na skali

Tensometr mocuje się na powierzchni przy użyciu przyssawek lub specjalnych uchwytów mechanicznych albo magnetycznych.

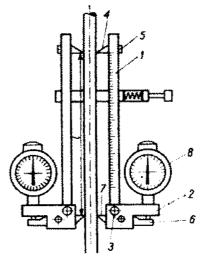
Zalety tensometru Huggenbergera:

- duża sztywność i lekkość
- duża dokładność
- niezawodność, latwość regulacji
- możliwość pomiaru na powierzchniach zakrzywionych

Wady:

- wysoka cena
- wrażliwość na wstrząsy i zmiany temperatury
- należy starannie dobierać nacisk na ostrze (zbyt mały ślizganie się ostrzy po powierzchni, zbyt duży – uszkodzenie ostrzy i panewki)

Tensometry mechaniczne Tensometr z czujnikiem zegarowym MK-3 Używany do mniej dokładnych pomiarów



- 1 beleczka 2 kadlub
- 3 śruba zaciskowa
- 4 ostrze nieruchome 5 wkręt
- 6 dźwignia 7 ostrze ruchome
- 8 czujnik zegarowy (z przekladnią

zębatą o dużym przelożeniu)

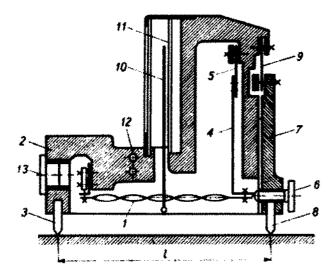
k = 100

Zalety: - prosta budowa i obsługa

- możliwość pomiarów do 3 mm

Wady: « mala czułość

Tensometry mechaniczne Tensometr Johannsona – mikrokator



1 – taśma sprężysta skręcona (metalowa lub szklana)		2 – kadłuh
3 – ostrze nieruchome	4 – dźwignia napínająca	5 – sprężyna
6 – śruba regulująca	7 - dźwignia	8 – ostrze ruchome
9 – sprężyna	10 – wskazówka	11 – skala
12 – otwory do mocowania uchwytów		13 – korek

Zasada działania: ruch ostrza ruchomego przenosi się za pośrednictwem śruby regulacyjnej na dżwignię napinającą, która powoduje zmianę długości taśmy skręconej wywołującej ruch wskazówki bezpośrednio do niej przytwierdzonej.

Przelożenie k = $100 \div 5000$ dlugość bazy L₀ = $50 \div 250$ mm

Zastosowanie głównie do pomiarów statyrznych odksztalceń konstrukcji.

Tensometry mechaniczne

Zasadnicze elementy tensorów mechanicznych:

dźwignie

przekladnie zębate

- pręty

- cięgna

Wymagania mechaniczne dotyczące elementów tensorów mechanicznych:

sztywność

- brak luzów na przegubach

Cechy charakterystyczne tensorów mechanicznych:

- stosunkowo duże rozmiary

duży ciężar

- wymagana precyzja wykonania

- duży koszt wytworzenia

Generalna zasada dzialania tensometru mechanicznego:

 baza tensometru – wyznaczona przez dwa ostrza pryzmatyczne, wykonane z bardzo twardej hartowanej stali, dociśnięte są do powierzchni badanego ciała

 długość bazy tensometrów mechanicznych może być zmieniana w zależności od celu i warunków badania

 jedno ostrze jest trwale polączone z korpusem tensometru a drugie ostrze polączone jest przegubowo i zazwyczaj uruchamia zespół dźwigni

odksztalcenie przedmiotu wywoluje zmianę odległości pomiędzy krawędziami obu ostrzy

 ostrze umocowane przegubowo obraca się wokól osi uruchamiając zespół dźwigni, które przemieszczają wskazówkę, której koniec przesuwa się po odpowiedniej skali, umożliwiają odczyt wielkości odksztalcenia

Wielkości charakteryzujące tensometr:

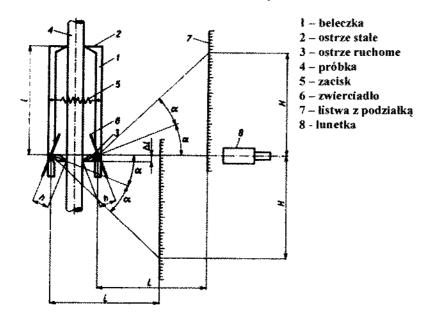
- baza

przelożenie

Przelożenie k:

 $k=s/\Delta L_0$ – stosunek drogi s przebytej przez wskażnik do przyrostu dlugości bazy, wielkość rzędu 1000

Tensometry optyczno-mechaniczne Tensometr zwierciadlany Martensa



Zasada działania:

- ✓ Część mechaniczna spełnia taką samą rolę jak w tensometrach mechanicznych, jest to beleczka z dwoma ostrzami. Do ruchomego ostrza przytwierdzone jest zwierciadło.
- ✓ Część optyczna stanowi przekładnie tego ukladu. Obserwuje się przez lunetkę zmianę położenia plamki świetlnej na skali przed i po obciążeniu badanego elementu.

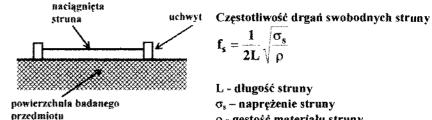
$$\label{eq:przelożenie} Przelożenie \; k = \frac{L \cdot tg2\alpha}{h \cdot sin \; \alpha} \approx \frac{2 \cdot L}{h} \quad \text{dla kąta α odpowiednio malego}$$

Dla L > 6 m
$$k = 3000 + 5000$$

Tensometr bardzo trudny i kosztowny w zastosowaniu, zajmuje dużo miejsca, stosowany jedynte w specjalnych warunkach laboratoryjnych. Bardzo czuły na wibracje i wstrząsy.

Tensometry strunowe

Zasada dzialania



L - długość struny

o_s – naprężenie struny

ρ - gestość materiału struny

Odkształcenie materialu podłoża wywołuje zmiane odległości pomiędzy uchwytami co zmienia naprężenie struny. Zmiana naprężenia wywołuje zmianę czestotliwości drgań struny. Mierząc zmiane czestotliwości struny można wyznaczyć zmianę naprężenia materialu badanego:

$$\Delta \sigma \approx 8 \cdot \rho \cdot L^2 \cdot f_s \cdot \Delta f_s \cdot \frac{E_s}{E_m}$$

E., Em - moduly Younga odpowiednio: materialu struny i badanego materialu

W metodzie strunowej pomiary zmiany napreżeń sprowadzają się do pomiarów zmiany częstotliwości drgań struny.

Główna zaleta metody strunowej:

Możliwość pomiaru zmian naprężeń nawet w bardzo wysokich temperaturach (nawet >600°C), gdzie nie można zastosować innych rodzajów tensometrów. Wynika to z możliwości użycia jako struny materiału wytrzymującego wysokie temperatury (np. stalt).

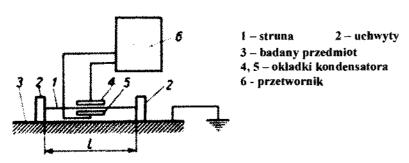
Konieczna jest znajomość współczynników rozszerzalności termicznej materialu struny α_s i badanego materiału α_m aby uwzględnić wpływ zmiany temperatury na zmiane napreżenia struny. Wszystkie elementy tensometru (struna, uchwyty, korpus, oslona, i(d.) powinny być wykonane z tego samego materiału, aby zmiany temperatury samego tensometru nie wprowadzały dodatkowych naprężeń.

Tensometry strunowe

Podział tensometrów strunowych ze względu na sposób pobudzania drgań struny i sposobów pomiaru parametrów tych drgań:

- Magnetoelektryczne: zmienne pole magnetyczne wywołuje drgania struny. Struny muszą być wykonane z materialu magnetycznego. Wymagają stosowania dużych prądów zmiennych do wywoływania stosunkowo silnych pół zmiennych magnetycznych, potrzebna jest dobra izolacja, przewody są grube, rozmiary tensometru znaczne; sygnały odbierane z tensometru są bardzo slabe, wymagają układów eliminujących szumy.
- Elektroakustyczne: drgania struny wymuszane są zmiennym polem elektrycznym; częstotliwość drgań wyznaczana jest na drodze pomiaru pojemności elektrycznej. Tensometry te są znacznie prostsze i lepsze od magnetoelektrycznych.

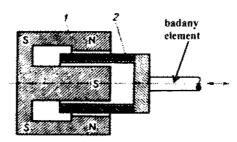
Przykład tensometru elektroakustycznego



Zasada działania:

- 1. Elektroda 4 wzbudzająca, wymusza drgania struny o zadanej częstotliwości.
- 2. Zmiana częstotliwości degań struny wywołana zmianą naprężenia struny powoduje zmiany pojemności kondensatora o okładkach 4, 5.
- Przetwornik 6 przekształca sygnały pochodzące od zmienionej częstotliwości w napięcia zmienne, których ciągły pomiar pozwala obserwować zmiany naprężenia badanego materiału.

Tensometry elektrodynamiczne (magnetoindukcyjne) Schemat dzialania



- 1 -- magnes staly
- 2 uzwojenje

Pod wpływem ruchu uzwojenia w stalym polu magnetycznym, wywołanego zmianą długości badanego elementu, w uzwojeniu indukuje się siła elektromotoryczna wywolującą w uzwojeniu przepływ prądu, który można zmierzyć.

Wielkość siły motorycznej zależy od ilości zwojów oraz prędkości zmiany strumienia magnetycznego przechodzącego przez uzwojenie, co jest zależne od prędkości ruchu uzwojenia.

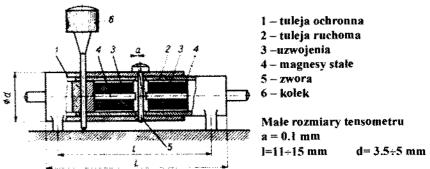
Zalety tensometrów elektrodynamicznych:

- reaguje bezpośrednio na prędkość liniową i kątową
- prostota budowy, wymiary bazy pomiarowej mogą być bardzo małe
- · możliwość badania procesów uderzeń itp.

Wady:

- a duża czulość na zakłócenia elektromagnetyczne i zmiany temperatury
- a nieprzydatność w badaniach statycznych i wolnozmiennych

Przykład tensometru elektromagnetycznego (Langego)

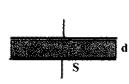


Zalety: niewrażliwy na przeciążenia, mało czuły na wpływy zewnętrzne, prosty w obsłudze

Tensometry pojemnościowe Zasada działania

Elementem reagującym na odkształcenie badanego przedmiotn jest kondensator elektryczny, składający się z dwóch płytek metalowych o małych rozmiarach, łączących się z obu końcami bazy pomiarowej i oddzielonych od sieble warstwą powietrza o stalej lub zmiennej grubości.

Pojemność kondensatora płaskiego dwupłytkowego przy pominięciu efektów brzegowych:



$$C = 0.08859 \frac{\varepsilon_{\text{dielektr}} \cdot S}{d}$$
 [pF]

ε_{dielektr} – przenikalność elektryczna względna dielektryka (ε_{dielektr} = 1.0005 dla powietrza w 0°C) d – grubość warstwy dielektryka [cm] S – pole powierzchni okładki [cm²]

Rolę jednej z płytek (okładek) kondensatora może spełniać badana próbka. Gdy próbka jest nieprzewodząca, może pełnić rolę dielektryka.

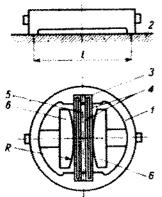
Zalety tensometrów pojemnościowych:

- duża czułość
- mala baza rzędu 10⁻⁶ mm
- * badania statyczne i dynamiczne

Wady:

~ wrażliwość na czynniki uboczne temperatura, wilgotność drgania i wstrząsy

Przykład tensometru pojemnościowego Tensometr Cartera i Shannona



- 1 pierścień stalowy 2 badany element
- 3 wycięcia w górnej części pierścienia
- 4 walcowe płytki metalowe
- 5 sprężysta przekładka (dielektryk)

Odkształcenia bazy pomiarowej przekazywane są przez pierścień w postaci przemieszczeń docisków 6 względem płytek metalowych 4, przez co zmienia się kształt i grubość dielektryka, a więc i pojemność kondensatora.

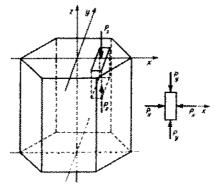
Zalety tensometru: prostota, duży zakres pomiarowy

Tensometry piezoelektryczne

Zjawisko plezoelektryczne (materiały piezoelektryczne – piezoelektryki):
Pewne związki występujące w postaci krystalicznej wykazują takie własności, że pod wpływem przyłożonego obciążenia, odkształcając się (sprężyście) na ich ściankach pojawiają się ladunki elektryczne. Ładunki te znikają po odciążeniu kryształu. Zjawisko to ma charakter odwracalny, tzn. przyłożone z zewnątrz napięcie do ścianek kryształu odkształca go.

Najważniejszym z technicznego punktu widzenia piezoelektrykiem jest kwarc (StO₂), gdyż:

- · jest latwy i tani w produkcji
- · ma dużą wytrzymałość mechaniczną
- zależność zjawiska piezoelektrycznego od temperatury jest mala



Własności kryształu kwarcu:

- krystalizuje w układzie heksagonalnym
- modul Younga 8·104 MPa
- oś optyczna z, wzdłuż której występuje podwójne załamanie promieni świetlnych
- trzy osie elektryczne x, przechodzące przez krawędzie, prostopadłe do z
- trzy osie mechaniczne y, prostopadłe do ścianek bocznych

Efekt piezoelektryczny wzdłużny:

 - ściśnięcie sprężyste kryształu między dwoma elektrodami wzdłuż osi x powoduje powstanie ładunku elektrycznego na tych elektrodach

Efekt piezoelektryczny poprzeczny:

 ściśnięcie krysztalu wzdłuż osi y wywołuje powstanie ladunków na ściankach prostopadłych do osi x

Stala (modul) piezoelektryczny dla kwarcu: k_o=2.2·10⁻¹² C/N.

W temperaturze 573°C kwarc traci właściwości piezoelektryczne.

Tensometry piezoelektryczne

Napięcie U indukowane na ścianach krysztalu obciążonego silą P, wynosi:

$$U = \frac{k_p \cdot P_x}{C}$$
 $C - pojemność elektryczna krysztalu$

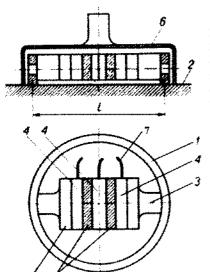
$$S_p = \frac{k_p}{C}$$
 [V/N] - czulość tensometru

Należy stosować płytki grubsze (male C) o mniejszych wymiarach poprzecznych, lub elementy wielopłytkowe.

Tensometry piezoelektryczne stosowane są głównie do badań dynamicznych uderzeniowych i o dużych częstotliwościach. Są latwe w obsłudze.

Wrażliwe są na drgania i wstrząsy, wilgoć i obecność pól elektrycznych.

Przykład tensometru piezoelektrycznego:



- 1 pierścień sprężysty
- 2 badany element
- 3 plytki dociskowe
- 4 plytki metalowe
- 5 płytki kwarcowe
- 6 estena
- 7 przewody elektryczne

Płytki metalowe i kwarcowe są izolowane elektrycznie od badanego elementu.

Odkształcenia pierścienia przenoszą się poprzez płytki dociskowe na odkształcenia płytek kwarcowych co indukuje powstanie ladunku elektrycznego.

Czujniki tego typu mają bazy długości kilku milimetrów.

Tensometría oporowa

Metoda wykorzystująca zmianę oporności elektrycznej materialu, z którego wykonany jest czujnik tensometryczny, przy zmianie jego wymiarów wywołanych działającymi silami mechanicznymi.

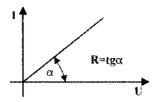
Opór elektryczny (rezystancja) R:

Stosunek napięcia elektrycznego U, przyłożonego do przewodnika, do natężenia powstałego w ten sposób prądu elektrycznego 1:

$$\mathbf{R} = \frac{\mathbf{U}}{\mathbf{I}} \qquad [\mathbf{I} \, \mathbf{V}/\mathbf{A} = \mathbf{I} \, \mathbf{\Omega}]$$

Prawo Ohma dla przewodnika liniowego:

Natężenie prądu elektrycznego I płynącego w przewodniku jest wprost proporcjonalne do przyłożonego napięcia U, tzn. wartość oporu R jest wielkością niezaleźną od napięcia i od natężenia.



Przewodnictwo (przewodność, konduktancja)
- odwrotność oporu

$$G = \frac{1}{R} \qquad |1/\Omega = |S|$$

Wielkość oporu danego przewodnika zależy od jego rozmiarów i własności elektrycznych materialu, z którego jest zrobiony.

Opór właściwy (rezystywność) przewodnika o długości L i polu przekroju poprzecznego S:

$$R = \rho \cdot \frac{L}{S} \qquad \qquad \rho \cdot \text{op\'or właściwy,jednostka} \left[\Omega \cdot m \right]$$

Opór właściwy jest wielkością charakterystyczną dla danego materiału. Przewodność elektryczna właściwa (konduktywność)

- odwrotność oporu właściwego:

$$\sigma = \frac{1}{\rho}$$
 jednostka (S/m)

Opór elektryczny

Oporność właściwa ρ przewodnika zależy od temperatury T[K], dla metali jest to zależność liniowa:

$$\rho(T) = \rho_{293 \text{ K}} \{ 1 + (T - 293 \text{ K}) \cdot \alpha_{p} \}$$

ρ(T) - oporność właściwa w dowolnej temperaturze

 $ho_{293~K}$ - oporność właściwa w temperaturze pokojowej 293 K \approx 20 °C α_o - współczynnik temperaturowy rezystywności, jednostka [1/K]

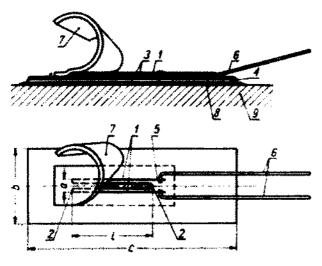
Wartości oporności i współczynników temperaturowych dla wybranych materiałów:

Material	Oporność właściwa ρ×10 ⁻⁸ Ω·m	Współczynnik temperaturowy α×10′³ [1/K]
srebro	1.6	3.6
míedź	1.7	3.9
glin	2.7	4.0
eynk	5.9	3.8
níkíel	6.9	4.3
źelazo	9.8	4.5
Fe ₃ O ₄	5.2×10 ³	
diament	2.7×10 ⁸	
Cu ₂ O	1÷5×10°	
CuO	6×10 ¹¹	
Níchrom (Ní20%Cr)	106	0,01
Manganin (Cu12%Mn4%Ni)	43	0.01
Konstantan (Cu40%N(1,2%Mn)	50	0.005

Zasada działania tensometru oporowego

- Tensometr oporowy odpowiednio dobrany przewodnik elektryczny, mechanicznie mocno związany z powierzchnią badanego elementu.
- Zasada działania tensometru pod wpływem obciążeń badany element odkształca się waz z tensometrem, wskutek czego zmieniają się wymiary tensometru, z czym związana jest zmlana jego rezystancji.

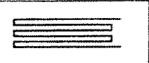
Przykład budowy czujnika tensometrycznego oporowego - typ wężykowy



1 – szereg równoleglych drucików, uformowanych w postaci wielokrotnego wężyka, 2 – przegięcia drucików, 3 – klej mocujący drucik do podkładki nośnej, 4 – podkladka nośna, 5 – końcówki drucika oporowego, 6 – druty (grubsze) doprowadzające prąd elektryczny, 7 – nakladka ochronna przyklejona do drucika oporowego i podkładki nośnej, 8 – klej mocujący tensometr do badanego elementu, 9 – badany element, 1 – baza tensometru

Podkładka nośna i ktej pełnią także rotę dielektryka izolującego drucik oporowy od badanego elementu.

Zasada działania tensometru oporowego



Schemat tensometru wykonanego z drutu o długości L i polu przekroju poprzecznego S (średnicy d) oraz oporności właściwej ρ, module Younga E i liczbie Poissona ν, poddanego działaniu jednoostowego napreżenia σ.

Opór elektryczny drutu:

$$R = \frac{\rho \cdot L}{S} \tag{1}$$

Sprężyste wydłużenie względne drutu:

$$\varepsilon = \frac{\sigma}{E} = \frac{\Delta L}{L} \tag{2}$$

Sprężyste zmalejszenie względne średnicy drutu: $\varepsilon^{t} = -v \cdot \varepsilon = \frac{\Delta d}{d}$ (3)

Przekształcenia wzoru (1):

$$ln R = ln \rho + ln L - ln S$$
 (logarytmowanie)

$$\frac{dR}{R} = \frac{d\rho}{\rho} + \frac{dL}{L} - \frac{dS}{S}$$
 (różniczkowanie)

$$\frac{\Delta R}{R} = \frac{\Delta \rho}{\rho} + \epsilon - \frac{\Delta S}{S}$$
 (przejście do przyrostów skończonych)

$$S = \frac{\pi \cdot d^2}{4} \qquad \Longrightarrow_{\text{różniczkując}} \qquad \frac{\Delta S}{S} = 2 \cdot \frac{\Delta d}{d} \qquad = -2 \cdot \nu \cdot \frac{\Delta L}{L} = -2 \cdot \nu \cdot \epsilon$$

Ostatecznie:

$$\frac{\Delta R}{R} = \frac{\Delta p}{\rho} + (1 + 2 \cdot v) \cdot \varepsilon$$

Zasada działania tensometru oporowego

$$\frac{\Delta R}{R} = \frac{\Delta \rho}{\rho} + (1 + 2 \cdot v) \cdot \epsilon \quad - \text{względna zmiana oporu drucika tensometru}$$

Definicja:
$$k = \frac{\Delta \rho}{\rho \cdot \varepsilon} + 1 + 2 \cdot v$$

- współczynnik czułości odkształceniowej tensometru lub
- stala czułości tensometru lub
- stała tensometru

$$\frac{\Delta R}{R} = k \cdot \epsilon \qquad - zasadnicze równanie tensometrii oporowej$$

Związki między $\frac{d\rho}{\rho}$ oraz ϵ są różne dla różnych metali.

Dla hydrostatycznego ściskania:
$$\frac{d\rho}{\rho} = C \cdot \frac{dV}{V} - V - objętość drutu$$

co daje dla drutów rozciąganych:
$$\frac{d\rho}{\rho} = (1 - v) \cdot C \cdot \epsilon$$

czyli:
$$k = 1 + 2 \cdot v \cdot (1 - C) + C$$

Parametr C zależy od materiału drutu i jego obróbki.

Zasada działania tensometru oporowego

$$k = \frac{\Delta \rho}{\rho \cdot \epsilon} + 1 + 2 \cdot v \qquad \qquad k = 1 + 2 \cdot v \cdot (1 - C) + C \qquad \qquad \frac{d\rho}{\rho} = C \cdot \frac{dV}{V}$$

1. W zakresie odkształceń plastycznych v = 0.5 dla wszystkich metali:

$$\rightarrow$$
 nie zmienia się objętość $\rightarrow \frac{\Delta \rho}{\rho} = 0 \rightarrow k=2$

2. Zakres sprężysty drutu oporowego, dla większości metali: v = 0.24÷0.42, które zależy od naprężenia i temperatury

→ k - zależy od naprężenia
Wyjątek konstantan: k ≈ 2 w zakresie sprężystym.

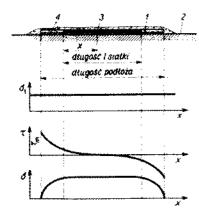
Zalety konstantanu do produkcji tensometrów oporowych:

- współczynnik czułości odkształceniowej tensometru $k\approx 2$, dla dużego zakresu odkształceń
- współczynnik temperaturowy rezystywności α bliski zeru, tzn. oporność w bardzo niewielkim stopniu zależy od temperatury.

Zasada działania tensometru oporowego

Efekt brzegowy tensometru rezystancyjnego:

Na wskutek istnienia kilku warstw tensometru (kleje, podkladka nośna, nakładka ochronna, druciki oporowe), naprężenie normalne σ_i w podłożu (czyli w badanym elemencie) wywołuje powstanie naprężeń stycznych τ w warstwach pośredniczących między podłożem a siatką oporową, a w samej siatce naprężenia normalne σ o rozkładach nierównomiernych w pobliżu brzegów płytki tensometru.



Naprężenie ścinające licząc od polowy (x = L/2)

$$\tau = \tau_{\mathbf{m}} \cdot \mathbf{e}^{-\beta \cdot \mathbf{x}}$$

β - zależy od modułów sprężystości kleju i materiału drutu, odległości między siatką oporową a badanym elementem oraz od promienia wygięcia drutu na początku i końcu siatki.

Sila P rozciągająca druciki siatki

tensometru wynosi zero na początku i końcu płytki tensometru a maksimum w środku drucików:

$$P = \frac{2\pi r}{6} \tau_{m} (1 - e^{\beta x}) \qquad (\text{od } x = 0 \text{ do } x = L/2)$$

Średnia wartość współczynnika czułości tensometru k, jest mniejsza od k:

$$k_s = \left(1 - \frac{2}{\beta \cdot 1} + \frac{2}{\beta \cdot 1} \cdot e^{-\beta \cdot L/2}\right) \cdot k \approx \left(1 - \frac{2}{\beta \cdot 1}\right) \cdot k$$

Na wartość wspołczynnika k, wpływają także rozmiary i kształt podkładki nośnej tensometru.

Zasada działania tensometru oporowego Wpływ temperatury

Pod wpływem zmiany temperatury od T do To zmianom ulegają:

- dlugości drucików siatki oporowej od L do L:

$$L_t = L \cdot [1 + \alpha_t \cdot (T - T_0)]$$

- długość odcinka na elemencie badanym odpowiadający bazie tensometru L od L do $L_{\rm p}$

$$\mathbf{L}_{t} = \mathbf{L} \cdot [\mathbf{1} + \alpha_{n} \cdot (\mathbf{T} - \mathbf{T}_{0})]$$

 α_t, α_p – współczynniki temperaturowe rozszerzalności cieplnej odpowiednio materialu drutu oporowego i materialu badanego elementu
 Obydwa wydłużenia wywołują względną zmianę rezystancji tensometru:

$$\frac{\Delta R_p}{R} = (\alpha_p - \alpha_t) \cdot (T - T_{\theta}) \cdot k$$

Zmiana rezystancji siatki tensometru zależna tylko od zmiany temperatury:

$$R_r = R \cdot [1 + \alpha_p \cdot (T - T_0)]$$
 czyli
$$\frac{\Delta R_r}{R} = \alpha_p \cdot (T - T_0)$$

Zatem całkowita względna zmiana rezystancji siatki tensometru wynikająca ze zmiany temperatury od T_0 do T:

$$\frac{\Delta R_T}{R} = \left(\frac{\alpha_p}{k} \cdot \alpha_p - \alpha_t\right) \cdot (T - T_0) \cdot k$$

Pozorne wydłużenie względne (błąd pozornego wydłużenia):

$$\varepsilon_{\mathbf{p}} = \left(\frac{\alpha_{\mathbf{p}}}{\mathbf{k}} + \alpha_{\mathbf{p}} - \alpha_{\mathbf{t}}\right) \cdot (\mathbf{T} - \mathbf{T}_{\mathbf{0}})$$

Kompensacja wpływu temperatury:

$$\left(\frac{\alpha_p}{k} + \alpha_p - \alpha_t\right) = 0$$

Taki warunek dobrać można tylko dla jednego materialu tensometru i materialu badanego elementu.

7

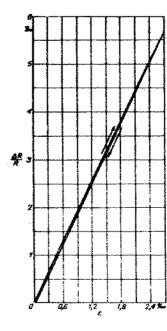
Ŗ

Zalety tensometrii oporowej

- 1. Duża czulość i dokładność pomiaru:
 - zakres liniowy (k = const) zwykle tensometry ϵ do 5‰ = 0.005 czyli do σ = 1000 MPa dla stali
 - minimalne odkształcenia i naprężenia $\varepsilon \approx 10^{-6}$ czyli $\sigma = 0.2$ MPa dla stali
- Pomiary są uniezależnione od bazy pomiarowej L (bazy tensometru), gdyż odczyt dokonywany jest bezpośrednio w jednostkach ε = ΔL/L
- Możliwość pomiarów statycznych i dynamicznych o dużych częstotliwościach przez długie okresy czasu
- Małe wymiary i mata masa eleminują wpływ tych wielkości na dokładność przeprowadzonych pomiarów – duże znaczenie w badaniach obiektów obciążonych dynamicznie
- 5. Niewrażliwość na wstrząsy ważne w badaniach dynamicznych
- 6. Bezpośrednie przekazywanie odksztalceń na drut oporowy
- Możliwość bardzo latwego stosowania ukladów rozetowych badania dwuosiowego stanu naprężeń
- Możliwość jednoczesnego przeprowadzania pomiaru w bardzo wielu punktach
- 9. Możliwość pomiaru na niewielkich, bardzo zakrzywionych powierzchniach
- Możliwość wykonywania z jednego miejsca pomiarów na odległych od siebie przedmiotach
- 11. Możliwość dogodnego i bezpiecznego wykonywania pomiarów na trudno dostępnych i zagrażających awarią obiektach maszynowych
- 12. Możliwość przeprowadzania pomiarów nadementach ruchomych
- 13. Duża latwość automatyzacji pomiaru i latwość rejestracji danych
- 14. Niskie koszty produkcji

Wady tensometrii oporowej

- 1. Wrażliwość na wilgoć i temperaturę
- Niszczenie tensometru przy zdejmowaniu z badanego elementu konieczność cechowania kontrolnego na drodze porównawczej, na wbranych tensometrach z danej partii produkcyjnej
- Zjawisko histerezy (po odciążeniu odkształcenie tensometru nie wraca dokładnie do wartości zerowej) – znika całkowicie po kilku cyklach obciążenia
- Stosunkowo długi okres przygotowawczy przygotowywanie powierzchni badanej, klejenie i suszenie, mocowanie przewodów elektrycznych, zabezpieczanie przed wiłgocią i przypadkowym uszkodzeniem.



Zjawisko histerezy

 polega na nieco odmiennym przebiegu zależności ΔR/R vs. ε przy obciążaniu i odciążaniu tensometru, zazwyczaj znika po kilku cykłach obciążenie-odciążenie

Wymagania stawiane materialom używanym do wyrobu tensometrów oporowych

Drut oporowy powinien odpowiadać następującym wymaganiom:

- 1. Stala wartość współczynnika czułości odkształceniowej tensometru k=const w możliwie szerokim zakresie naprężeń
- Możliwie duża wartość współczynnika czułości k (ma wpływ na czułość i dokladność pomiarów)
- Możliwie duża rezystancja właściwa daje większe sygnały $\Delta R/R$, pozwala na budowe malych czujników
- Najmniejsza możliwa histereza odkształceń
- Najmniejszy możliwy współczynnik termicznej zależności rezystancji
- Współczynnik liniowej rozszerzalności cieplnej powinien być maksymalnie zbliżony do współczynnika materialu badanego elementu - eliminacja naprężeń termicznych
- Niewielkle napięcie termoelektryczne względem miedzi, odgrywa dużą rolę przy pomiarach statycznych z użyciem prądu stalego – napiecie termoelektryczne pojawia się jeśli połączenia (styki) dwóch przewodników z różnych materiałów znajdują się w róznych temperaturach
- Dobra lutowność i spawalność potrzebna do przymocowania drutów zewnętrznych

Najwięcej wymagań spełnia konstantan, dlatego jest najpowszechnej stosowanym materiałem na druty oporowe tensometrów.

- Wady konstantanu: stosunkowo duży współczynnik napięcia termoelektrycznego względem miedzi ok. 43 µV/K (ma to znaczenie tylko przy pomiarach stałoprądowych i gdy lutowane polaczenia konstantan-miedź znajdują się w różnych temperaturach)
 - stosunkowo niewielka wartość k ≈ 2 (istnieją stopy metali o znacznie większej wartości k)

Wymagania stawiane materiałom używanym do wyrobu tensometrów oporowych

Podkładka nośna – element pośredniczący w przenoszeniu naprężeń z przedmiotu badanego na na drut oporowy tensometru, jej własności współdecydują o jakości tensometru:

Wymagania:

- Brak pelzania zachowywanie właściwości mechanicznych z czasem
- **Brak histerezy**
- Niewrażliwość na wilgoć
- Niewrażliwość na temperaturę
- Dobra przylepność do stosowanych klejów
- Gietkość
- Odpowiednia wytrzymalość mechaniczna
- Duża zdolność izolacyjna (> 50 MΩ, wobec standardoej oporności tensometru rzedu 100Ω)

Podkładki nośne wykonywane są z tworzyw sztucznych (np. żywice fenolowe) ograniczenie pomiarów temperaturowych do ok. 200°C.

Klej - wymagania:

- 1. Brak pelzania
- Dobra przyczepność
- Brak histerezy
- Niewrażliwość na wilgoć
- Njewrażliwość na temperaturę
- Nieaktywny chemicznie
- Duża zdolność izolacyjna
- Krótki czas schnięcia (twardnienia, osiągnięcia właściwych parametrów)

Stosuje się kleje samoutwardzalne np. nitrocelulozowe (aceton) lub polimeryzujące np. bakelitowo-fenolowe, typu cyjanopan itd.

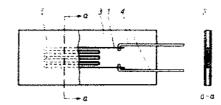
Wymagania stawiane tensometrom oporowym

Wymagania dla tensometrów jako elementów pomiarowych:

- Male wymiary zwłaszcza do badania małych przedmiotów i spiętrzenia naprężeń
- Jak największe maksymalne dopuszczalne odkształcenie zakres pracy dający wyniki powtarzalne, brak uszkodzeń mechanicznych tensometru
- Duża wytrzymałość zmęczeniowa (liczba cykli pracy tensometru, dla której jego wskazania uznaje się za dobre)
- Możliwość stosowania stosunkowo dużych prądów pomiarowych aby zwiększyć czulość – czyli duża przewodność cieplna aby odprowadzać wydzielane ciepło.
- Niewrażliwość na odkształcenia poprzeczne w stosunku do kierunku odkształceń mierzonych
- Jak najmniejsze pełzanie różnica wskazań tensometru w różnym czasie na elemencie poddaym statemu obciążeniu
- 7. Dobra mechaniczna i termiczna osłona drutu oporowego
- Widoczność siatki oporowej w celu utatwienia właściwego umieszczenia tensometru na powierzchni badanego przedmiotu.
- 9. Wysoka dopuszczalna górna częstotliwość graniczna

Rodzaje tensometrów rezystancyjnych

Wężykowe



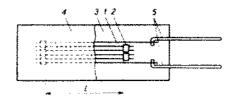
- 1 siatka rezystancyjna (wężyk)
- 2 klei
- 3 podkładka nośna
- 4 przewody doprowadzające
- 5 nakładka ochronna

Główne wady: - wrażliwość na odkształcenia boczne

 zależność czulości tensometru k od długości czynnej (całej) drutu oporowego, zależność od stosunku części podłużnej do części porzecznych drutu

Grubość drucików oporowych jest rzędu 0.025 mm = 25 µm

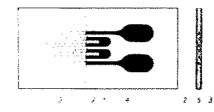
Kratowe



- 1 drut rezystancyjny
- 2 tasiemka miedziana odpowiednio poprzecinana
- 3 podkładka nośna
- 4 nakładka ochronna
- 5 przewody doprowadzające

Budowa tensometru (tasiemki miedziane) w znacznym stopniu eleminuje wady tensometru wężykowego.

Foliowe



- I siatka rezystancyjna w postaci cienkiej folii metalicznej (mniej niż 0.004 mm = 4 μm) wprasowana w podkładkę
- 2 podkladka nośna
- 3 nakładka ochronna
- 4 zakończenia
- 5 klej

Rodzaje tensometrów rezystancyjnych

Zalety tensometrów foliowych w stosunku do drucikowych:

- Możliwość wykonania siatki oporowej lub rozety tensometrycznej w dowolnym kształcie i z dużą precyzją (metoda fotochemiczna)
- 2. Lepsze powiązanie z badanym podłożem (lepsze przyleganie)
- Lepsze odprowadzanie wydzielanego ciepła (ze względu na lepsze powiązanie z podłożem, relatywnie szerokie ścieżki przewodnika w stosunku do grubości) – czyli większe prądy pomiarowe
- 4. Mniejsza sklonność do pełzania pod obciążeniem
- Mniejsza histereza
- 6. Większa stałość punktu zerowego

Przykładowe tensometry foliowe lub ich rozety

Pojedyncze



wzdłużny z bocznymi wyprowadzeniami

$$R = 120 \Omega$$



poprzeczny

$$l = 3 \text{ mm}$$

 $a = 4, b = 13 \text{ mm}$
 $R = 120 \Omega$



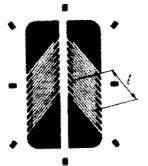
jednostronny

$$a=3.5,\,b=12~mm$$

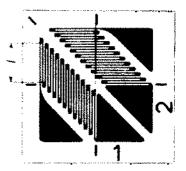
$$R=120~\Omega$$

Przykładowe tensometry foliowe lub ich rozety

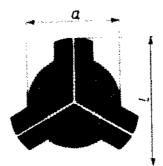
Rozety



dwugałęźny do pomiaru naprężeń stycznych kąt między gałęziami 45° l = 5 mm opór każdej gałęzi 120 Ω



dwugałęźny
do pomiaru naprężeń przy
skręcaniu kąt 90°
i = 3.5 mm



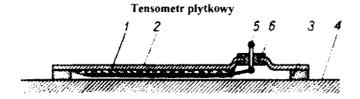
typu dełta kąty między siatkami 120° a = 12 mm, I = 17 mm opór każdej galęzi 120 Ω



typu delta l = 2.5 mm

Żywotność tensometrów 10^7 cykli obciążeń symetrycznych o amplitudzie $\epsilon=10^3$ Zakres odkształceń do $\epsilon=4\times10^3$ (błąd nieliniowości < 0.1%)

Tensometria oporowa Inne rozwiązania



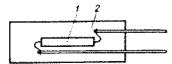
- 1 tensometr foliowy
- 2 plytka stalowa
- 3 ramka

- 4 powierzchnia elementu
- 5 końcówka przewodu
- 6 przepust

Zasada działania

- Tensometr lub uklad tensometrów (rozeta) przymocowany jest do płytki metalowej a nie do badanego elementu.
- Płytka łączy się z elementem przez ramkę dystansową. Stosuje się zgrzewanie płytki do ramki i ramki do badanego elementu.
- 3. Ramka i płytka przenoszą odkształcenia na tensometr.
- Zalety: bardzo mala wrażliwość na zakłocenia elektryczne z zewnątrz, dobra izolacja termiczna

Tensometry półprzewodnikowe



I – pasek krzemowy (grubość 0.02÷0.1 mm)

2 – podkladka nošna

Glówna zaleta tensometrów półprzewodnikowych:

 bardzo duża wartość współczynnika czułości odkształceniowej k = 40÷300 (załeży od domieszkowania)

Ponadto: - dobrze znoszą podwyższone temperatury, do 300°C

- jednakowo znoszą obciążenia statyczne i dynamiczne

Wady:

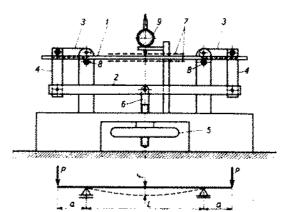
- współczynnik k silnie zależy od temperatury i wydłużenia względnego ε

Wzorcowanie tensometrów rezystancyjnych

Zadaniem wzorcowania tensometrów jest wyznaczenie wartości współczynnika czułości odkształceniowej (stalej tensometru) k:

$$\mathbf{k} = \frac{\Delta \mathbf{R}}{\mathbf{E}}$$

Przyrząd do wzorcowania tensometrów oporowych



1 - zginana belka

2, 3 - dźwignie

4 - ciegna

5 - pokretlo

6 - ciegno gwintowane

7 - tensometry

8 - podpory

9 – czujnik zegarowy

Urządzenie umożliwia dokładne określenie wielkości odkształcenia

Belka o przekroju prostokątnym b×h i module Younga E, na długości L ulega ugięciu o promieniu stałym – w dowolnym przekroju poprzecznym moment gnący M jest taki sam.

strzałka ugięcia:

$$f = \frac{M \cdot L^2}{8 \cdot E \cdot I_Z}$$

$$I_Z = \frac{\mathbf{b} \cdot \mathbf{h}^3}{12}$$
 - moment bezwładności przekroju poprzecznego belki

W skrajnych warstwach bełki (gdzie przylepione są tensometry) naprężenie jest:

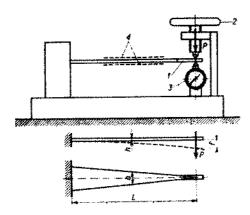
$$\sigma = \pm \frac{M}{W_Z} = \pm \epsilon \cdot E \qquad \qquad W_Z = \frac{b \cdot h^2}{6} - wskaźnik przekroju przy zginaniu$$

Wydłużenie względne skrajnych warstw jest stale wzdłuż odcinka L belki:

$$\epsilon = \pm \frac{4 \cdot f \cdot h}{L^2}$$
 odkształcenie tensometru wyznacza się tylko przez pomiar strzalki ugięcia

Wzorcowanie tensometrów rezystancyjnych

Przyrząd do wzorcowania tensometrów oporowych – prostszy w użyciu, mniej dokładny



- 1 belka wspornikowa
- 2 pokretlo
- 3 czujnik zegarowy
- 4 naklejone tensometry
- h grubošé belki
- b szerokość belki liniowo zmienna
- f strzałka ugięcia

Z teorii ugięcia belek wynika, że dla tego przypadku wydłużenie względne warstwy skrajnej jest stałe na całej długości belki i wynosi:

$$\varepsilon = \frac{f \cdot h}{L^2}$$

Wyznaczenie E sprowadza się do zmierzeni strzalki ugięcia.

Mierząc jednocześnie $\frac{\Delta R}{R}$ każdego tensometru wyznacza się wartości k.

Dodatkowe uwagi:

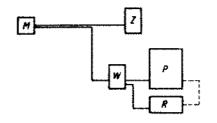
- Czułość tensometru w kierunku poprzecznym wyznacza się przez wyznaczenie wskazań 2 tensometrów naklejonych obok siebie, z których jeden jest skierowany wzdłuż włókien belki, drugi zaś prostopadle.
- Tensometr nie może być ponownie użyty po odklejeniu go z badanego elementu (ulega zniszczeniu). Cechowanie tensometrów odbywa się w sposób statystyczny na pewnej liczbie (próbie) tensometrów wyprodukowanych w danej partii.

Tensometryczne układy pomiarowe

1. Zadanie układu pomiarowego: wyznaczenie zmian rezystancji tensometru, wywołanych odkształceniami przedmiotu, do którego został przymocowany

Zmiany rezystancjí tensometru są bardzo małe najwyżej rzędu ~ 1 %
 należy stosować przyrządy bardzo czułe lub wzmacniać sygnały

3. Ogólny schemat blokowy tensometrycznego układu pomiarowego:



- M mostek tensometryczny
- P przyrząd pomiarowy
- W -- wzmacniacz
- Z zasilacz
- R rejestrator

4. Pomiary odkształceń tensometrów oporowych dają się łatwo zautomatyzować:

