

TEORIA SPRĘŻYSTOŚCI I PLASTYCZNOŚCI

dr inż. Paweł Szeptyński

adres: p. 320 – III p. WIL

tel. 12 628 20 30

e-mail: pszeptynski@pk.edu.pl

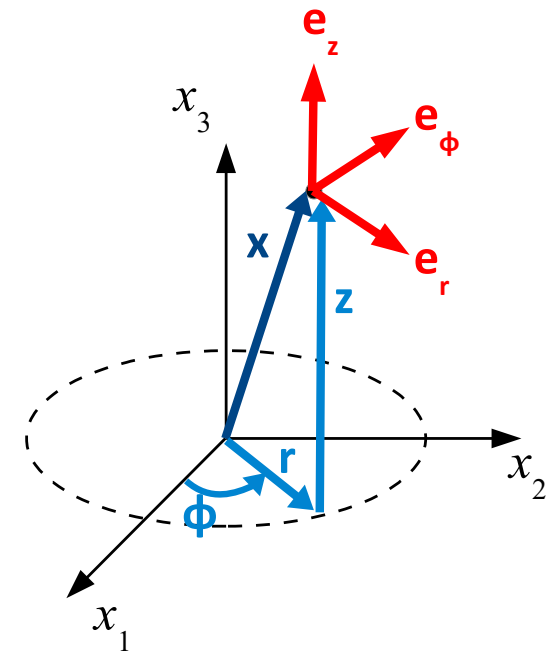
PŁASKIE ZAGADNIENIA OSIOWO-SYMETRYCZNE

PŁASKIE ZAGADNIENIA OSIOWO-SYMETRYCZNE

Niektóre zagadnienia teorii sprężystości charakteryzują się symetrią, która znacznie upraszcza zarówno sformułowanie zagadnienia, jak i jego rozwiązanie.

Szczególnym przypadkiem symetrii jest **symetria osiowa**. Uwzględnienie cech symetrii osiowej staje się proste, jeśli zagadnienie sformułowane jest w **układzie współrzędnych walcowych**.

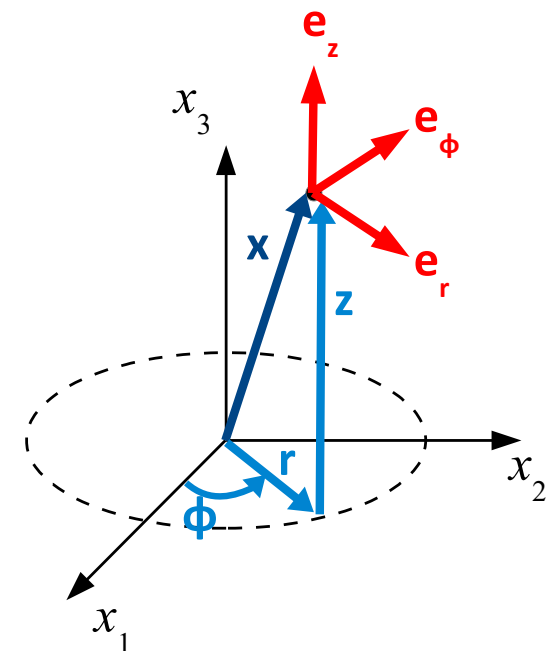
$$\begin{cases} r = \sqrt{x_1^2 + x_2^2} \\ \phi = \operatorname{arctg} \frac{x_2}{x_1} \\ z = x_3 \end{cases} \Leftrightarrow \begin{cases} x_1 = r \cos \phi \\ x_2 = r \sin \phi \\ x_3 = z \end{cases}$$



PŁASKIE ZAGADNIENIA OSIOWO-SYMETRYCZNE

Układ współrzędnych walcowych jest przykładem **układu współrzędnych krzywoliniowych**. W układach takich równania rządzące zagadnieniami teorii sprężystości mają odmienną postać – wynika to z faktu, że:

- **Wielkości tensorowe** w każdym punkcie przestrzeni określone są poprzez odniesienie do tzw. **bazy lokalnej** – wektorów stycznych w danym punkcie do linii współrzędnych krzywoliniowych. W każdym punkcie baza lokalna jest inna.
- **Różniczkowanie tensorów** wymaga uwzględnienia zarówno zmienności składowych tensorów, jak i zmienności bazy lokalnej.
- **Wektory bazy lokalnej zmieniają swoją długość** – nie są stale unormowane. W konsekwencji wielkość składowych tensorów traci interpretację fizyczną, ponieważ jest zaburzona niejednostkową długością wektora bazowego. Konieczne jest wprowadzenie tzw. **składowych fizycznych**, które kompensują zmianę długości wektorów bazowych. To również modyfikuje postać równań rządzących zagadnieniem.



PŁASKIE ZAGADNIENIA OSIOWO-SYMETRYCZNE

Równania rządzące zagadnieniem liniowej teorii sprężystości w układzie współrzędnych walcowych:

Równania równowagi:

$$\sigma_{rr,r} + \frac{1}{r}\sigma_{r\phi,\phi} + \sigma_{zr,z} + \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\phi\phi}}{r} + b_r = 0$$

$$\sigma_{r\phi,r} + \frac{1}{r}\sigma_{\phi\phi,\phi} + \sigma_{\phi z,z} + \frac{2}{r}\sigma_{r\phi} + b_\phi = 0$$

$$\sigma_{zr,r} + \frac{1}{r}\sigma_{\phi z,\phi} + \sigma_{zz,z} + \frac{1}{r}\sigma_{zr} + b_z = 0$$

Związki geometryczne:

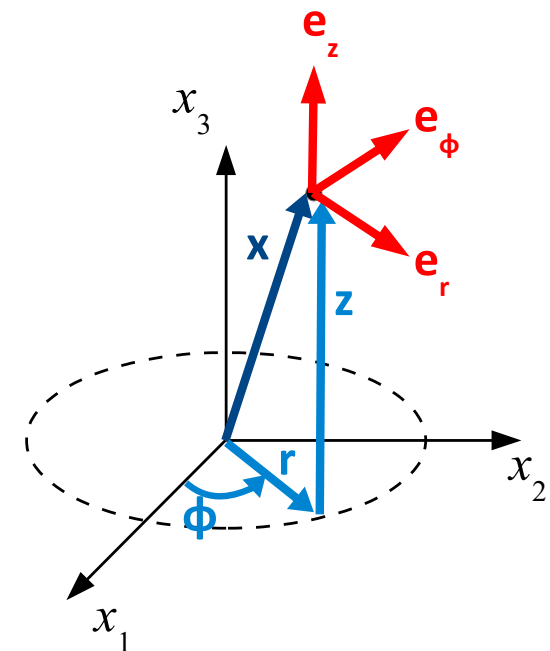
$$\varepsilon_{rr} = u_{r,r} \qquad \varepsilon_{\phi z} = \frac{1}{2} \left(u_{\phi,z} + \frac{1}{r} u_{z,\phi} \right)$$

$$\varepsilon_{\phi\phi} = \frac{1}{r} (u_r + u_{\phi,\phi}) \qquad \varepsilon_{zr} = \frac{1}{2} (u_{z,r} + u_{r,z})$$

$$\varepsilon_{zz} = u_{z,z} \qquad \varepsilon_{r\phi} = \frac{1}{2} \left(\frac{1}{r} u_{r,\phi} + u_{\phi,r} - \frac{u_\phi}{r} \right)$$

Związki konstytutywne:

$$\sigma_{ij} = 2G\varepsilon_{ij} + \lambda\varepsilon_{kk}\delta_{ij}, \quad i, j = r, \phi, z$$



PŁASKIE ZAGADNIENIA OSIOWO-SYMETRYCZNE

Jeśli **wszystkie** funkcje niewiadome w zagadnieniu nie zależą od kąta ϕ , wtedy zagadnienie nazywamy zagadnieniem **osiowosymetrycznym**:

$$\frac{\partial}{\partial \phi} \equiv 0$$

O zagadnieniach **osiowosymetrycznych** zakładając będziemy również, że składowa

$$u_{\phi} = 0$$

Założenie to, pociąga za sobą: $\sigma_{r\phi} = 0, \quad \varepsilon_{r\phi} = 0$

Zagadnienia, w których spełniony jest pierwszy warunek, dla w których $u_{\phi} \neq 0$ nazywać będziemy zagadnieniami **quasi-osiowosymetrycznymi**.

PŁASKIE ZAGADNIENIA OSIOWO-SYMETRYCZNE

Równanie rządzące **płaskimi zagadnieniami osiowosymetrycznymi**:

Równanie równowagi:

$$\sigma_{rr,r} + \frac{1}{r}(\sigma_{rr} - \sigma_{\phi\phi}) = 0$$

Związki geometryczne:

$$\varepsilon_{rr} = u_{r,r}, \quad \varepsilon_{\phi\phi} = \frac{u_r}{r}, \quad \varepsilon_{r\phi} = 0$$

Związki kinematyczne:

$$\begin{aligned} \sigma_{rr} &= (2G + \lambda)\varepsilon_{rr} + \lambda\varepsilon_{\phi\phi} = (2G + \lambda)u_{r,r} + \lambda\frac{u_r}{r} \\ \sigma_{\phi\phi} &= (2G + \lambda)\varepsilon_{\phi\phi} + \lambda\varepsilon_{rr} = (2G + \lambda)\frac{u_r}{r} + \lambda u_{r,r} \\ \sigma_{r\phi} &= 0 \end{aligned}$$

Warunki nierozdzielności odkształceń:

$$-\frac{1}{r}\varepsilon_{rr,r} + \varepsilon_{\phi\phi,rr} + \frac{2}{r}\varepsilon_{\phi\phi,r} = 0$$

PŁASKIE ZAGADNIENIA OSIOWO-SYMETRYCZNE

Równania przemieszczeniowe dla płaskich zagadnień osiowo-symetrycznych.

Do równań równowagi podstawiamy związki konstytutywne:

$$\left[(2G + \lambda)u_{r,r} + \lambda \frac{u_r}{r} \right]_{,r} + \frac{1}{r} \left[(2G + \lambda)u_{r,r} + \lambda \frac{u_r}{r} - (2G + \lambda) \frac{u_r}{r} - \lambda u_{r,r} \right] = 0$$

Po przekształceniach:

$$\left[(2G + \lambda)u_{r,rr} + \lambda \left(\frac{u_{r,r}}{r} - \frac{u_r}{r^2} \right) \right] + \frac{2G}{r} \left(u_{r,r} - \frac{u_r}{r} \right) = 0$$

co jest spełnione, gdy:

$$u_{r,rr} + \frac{u_{r,r}}{r} - \frac{u_r}{r^2} = 0$$

Otrzymane równanie jest **równaniem różniczkowym zwyczajnym**. Równanie tego typu nazywa się **równaniem Eulera**. Jego rozwiązanie jest znane:

$$u_r(r) = C_1 r + \frac{C_2}{r}$$

Stałe całkowania wyznacza się z **warunków brzegowych**.

PŁASKIE ZAGADNIENIA OSIOWO-SYMETRYCZNE

Zagadnienia płaskie (niekoniecznie osiowo-symetryczne) w układzie współrzędnych biegunowych można również rozwiązywać za pomocą **funkcji Airy'ego**.

Równanie biharmoniczne we współrzędnych biegunowych przyjmuje postać:

$$\nabla^4 F = F_{,rrrr} + \frac{2}{r^2} F_{,rr\phi\phi} + \frac{1}{r^4} F_{,\phi\phi\phi\phi} + \frac{2}{r} F_{,rrr} - \frac{2}{r^3} F_{,r\phi\phi} - \frac{1}{r^2} F_{,rr} + \frac{4}{r^4} F_{,\phi\phi} + \frac{1}{r^3} F_{,r} = 0$$

Związki między funkcją Airy'ego a **składowymi tensora naprężenia** są następujące:

$$\sigma_{rr} = \frac{1}{r} \frac{\partial F}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 F}{\partial \phi^2}, \quad \sigma_{\phi\phi} = \frac{\partial^2 F}{\partial r^2}, \quad \sigma_{r\phi} = \frac{1}{r^2} \frac{\partial F}{\partial \phi} - \frac{1}{r} \frac{\partial^2 F}{\partial r \partial \phi}$$

PŁASKIE ZAGADNIENIA OSIOWO-SYMETRYCZNE

Istnieje wzór na rozwiązanie ogólne równania biharmonicznego we współrzędnych biegunowych – **rozwiązanie Michella** jest następujące:

$$\begin{aligned}
 F(r, \phi) = & A_{01} r^2 + A_{02} r^2 \ln r + A_{03} \ln r + A_{04} \phi + \\
 & + \left(A_{11} r^3 + A_{12} r \ln r + A_{14} r^{-1} \right) \cos \phi + A_{13} r \phi \sin \phi \\
 & + \left(B_{11} r^3 + B_{12} r \ln r + B_{14} r^{-1} \right) \sin \phi + B_{13} r \phi \cos \phi \\
 & + \sum_{n=2}^{\infty} \left[\left(A_{n1} r^{n+2} + A_{n2} r^{-n+2} + A_{n3} r^n + A_{n4} r^{-n} \right) \cos(n\phi) \right] \\
 & + \sum_{n=2}^{\infty} \left[\left(B_{n1} r^{n+2} + B_{n2} r^{-n+2} + B_{n3} r^n + B_{n4} r^{-n} \right) \sin(n\phi) \right]
 \end{aligned}$$

Niewiadome współczynniki tego rozwiązania wyznacza się na podstawie **warunków brzegowych**.

PŁASKIE ZAGADNIENIA OSIOWO-SYMETRYCZNE

Dla płaskich zagadnień osiowo-symetrycznych równanie biharmoniczne ma prostszą postać:

$$\nabla^4 F = \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left[r \frac{\partial}{\partial r} \left[\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left[r \frac{\partial F}{\partial r} \right] \right] \right] = 0$$

Jego rozwiązanie można znaleźć na drodze bezpośredniego całkowania:

$$\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left[r \frac{\partial}{\partial r} \left[\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left[r \frac{\partial F}{\partial r} \right] \right] \right] = 0 \quad \Rightarrow \quad r \frac{\partial}{\partial r} \left[\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left[r \frac{\partial F}{\partial r} \right] \right] = C_1$$

$$\frac{\partial}{\partial r} \left[\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left[r \frac{\partial F}{\partial r} \right] \right] = \frac{C_1}{r} \quad \Rightarrow \quad \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left[r \frac{\partial F}{\partial r} \right] = C_1 \ln r + C_2$$

$$\frac{\partial}{\partial r} \left[r \frac{\partial F}{\partial r} \right] = C_1 r \ln r + C_2 r \quad \Rightarrow \quad r \frac{\partial F}{\partial r} = \frac{C_1}{4} r^2 (2 \ln r - 1) + \frac{C_2}{2} r^2 + C_3$$

$$\frac{\partial F}{\partial r} = \frac{C_1}{4} r (2 \ln r - 1) + \frac{C_2}{2} r + \frac{C_3}{r} \quad \Rightarrow \quad F = \frac{C_1}{4} r^2 (\ln r - 1) + \frac{C_2}{4} r^2 + C_3 \ln r + C_4$$

PŁASKIE ZAGADNIENIA OSIOWO-SYMETRYCZNE

Ostatecznie, rozwiązanie równania biharmonicznego dla płaskich zagadnień osiowo-symetrycznych ma postać:

$$F(r) = A_{00} + A_{01}r^2 + A_{02}r^2 \ln r + A_{03} \ln r$$

Składowe stanu naprężenia:

$$\sigma_{rr} = 2A_{01} + A_{02}(2 \ln r + 1) + \frac{A_{03}}{r^2}$$

$$\sigma_{\phi\phi} = 2A_{01} + A_{02}(2 \ln r + 3) - \frac{A_{03}}{r^2}$$

$$\sigma_{r\phi} = 0$$

Stałe całkowania wyznaczamy z warunków brzegowych.

ZAGADNIENIE FLAMANTA

ZAGADNIENIE FLAMANTA

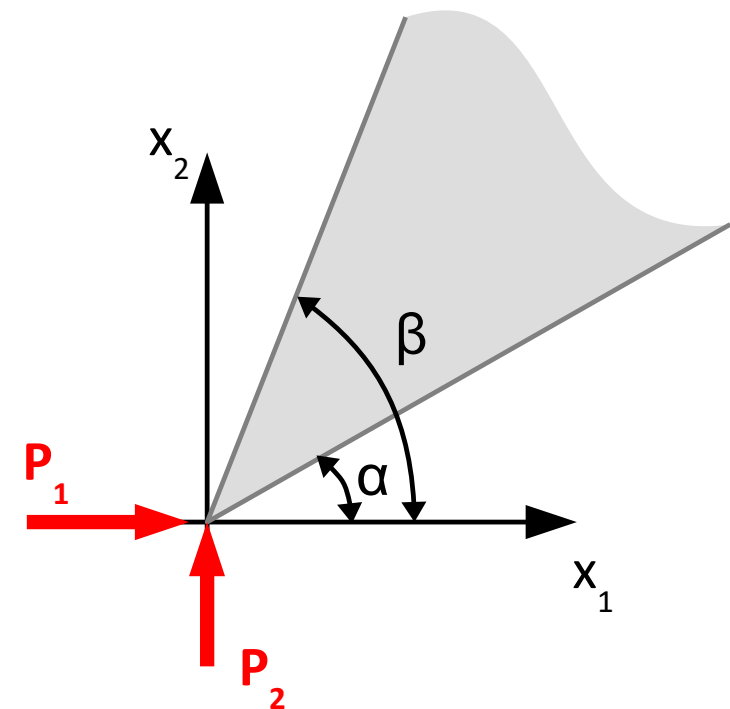
W szerszym sensie **zagadnieniem Flamanta** nazywamy **zagadnienie płaskiego klina sprężystego obciążonego na końcu siłą skupioną** – w węższym sensie zagadnienie Flamanta określa **problem półpłaszczyzny sprężystej (klin o kącie rozwarcia 180°) obciążonej siłą skupioną**.

Zagadnienie klina sprężystego

Dany jest **nieskończenie długi klin** o kącie rozwarcia $(\beta - \alpha)$, wykonany z **materiału liniowo-sprężystego** (materiału Hooke'a) scharakteryzowanego stałymi G , λ (odpowiednimi dla PSN lub PSO), oraz obciążony w wierzchołku siłą skupioną \mathbf{P} .

Przyjmujemy **układ współrzędnych**, którego **początek** znajduje się **w wierzchołku klina**. Spodnia powierzchnia klina nachylona jest do osi przyjętego układu pod kątem α . Wtedy:

$$\mathbf{P} = [P_1; P_2]$$



ZAGADNIENIE FLAMANTA

Wprowadzamy układ współrzędnych biegunowych:

$$\begin{cases} r = \sqrt{x_1^2 + x_2^2} \\ \phi = \arctg \frac{x_2}{x_1} \end{cases} \Leftrightarrow \begin{cases} x_1 = r \cos \phi \\ x_2 = r \sin \phi \end{cases}$$

Równania równowagi:

$$\sigma_{rr,r} + \frac{1}{r} \sigma_{r\phi,\phi} + \frac{1}{r} (\sigma_{rr} - \sigma_{\phi\phi}) = 0$$

$$\sigma_{r\phi,r} + \frac{1}{r} \sigma_{\phi\phi,\phi} + \frac{2}{r} \sigma_{r\phi} = 0$$

Związki geometryczne:

$$\varepsilon_{rr} = u_{r,r}$$

$$\varepsilon_{\phi\phi} = \frac{1}{r} u_{\phi,\phi} + \frac{u_r}{r}$$

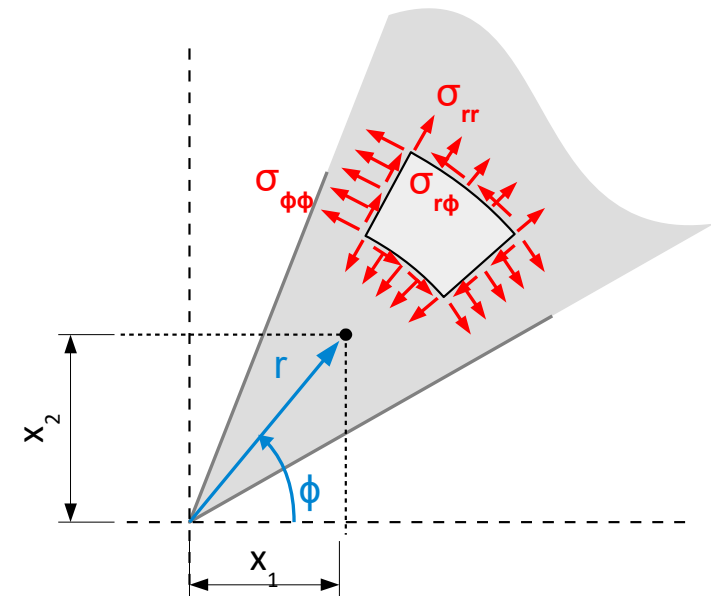
$$\varepsilon_{r\phi} = \frac{1}{2} \left(u_{\phi,r} - \frac{u_\phi}{r} + \frac{1}{r} u_{r,\phi} \right)$$

Związki konstytutywne:

$$\sigma_{rr} = (2G + \lambda) \varepsilon_{rr} + \lambda \varepsilon_{\phi\phi}$$

$$\sigma_{\phi\phi} = (2G + \lambda) \varepsilon_{\phi\phi} + \lambda \varepsilon_{rr}$$

$$\sigma_{r\phi} = 2G \varepsilon_{r\phi}$$



ZAGADNIENIE FLAMANTA

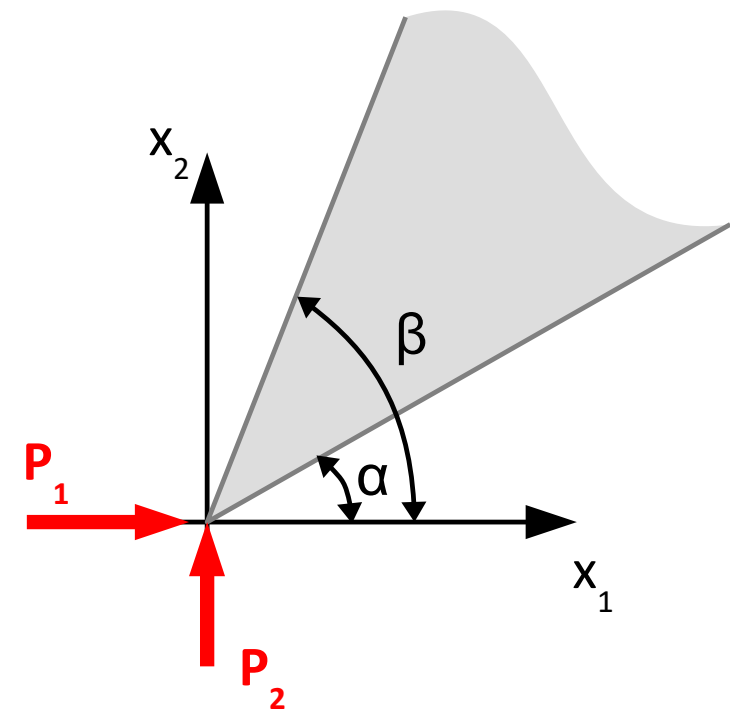
Warunki brzegowe:

- **brzeg dolny** ($\phi = \alpha$, r – dowolne, ale różne od 0)
 - brak obciążenia normalnego $\sigma_{\phi\phi}(r, \alpha) = 0$
 - brak obciążenia stycznego $\sigma_{r\phi}(r, \alpha) = 0$
- **brzeg górny** ($\phi = \beta$, r – dowolne, ale różne od 0)
 - brak obciążenia normalnego $\sigma_{\phi\phi}(r, \beta) = 0$
 - brak obciążenia stycznego $\sigma_{r\phi}(r, \beta) = 0$

Powyższe warunki brzegowe będą spełnione, jeśli:

$$\sigma_{\phi\phi}(r, \phi) \equiv 0 \quad \sigma_{r\phi}(r, \phi) \equiv 0$$

Załóżmy, że tak będzie w rzeczywistości.



ZAGADNIENIE FLAMANTA

UWAGA:

- Nie określiliśmy póki co **warunku brzegowego w wierzchołku**. Nie da się tego zrobić za pomocą wzoru

$$\sigma_{ij} n_j = q_j$$

ponieważ **normalna zewnętrzna w wierzchołku nie jest określona**. Warunek ten określimy później w inny sposób.

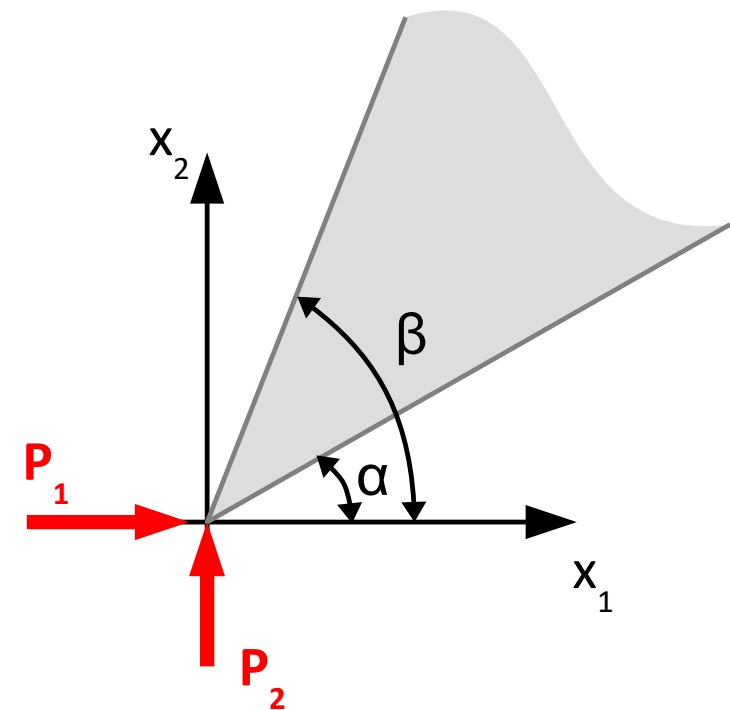
Przy założeniu, że składowa σ_{rr} jest jedyną niezerową składową tensora naprężenia, **równania równowagi** sprowadzają się do równania:

$$\sigma_{rr,r} + \frac{\sigma_{rr}}{r} = 0$$

Jego rozwiązaniem jest:

$$\sigma_{rr}(r; \phi) = \frac{C(\phi)}{r}$$

Stała całkowania C jest funkcją kąta ϕ .



ZAGADNIENIE FLAMANTA

Poza równaniem równowagi spełnione muszą być **związki geometryczne** lub **równania nierozdzielności odkształceń**. Te ostatnie w przypadku **płaskim** sprowadzają się do równania:

$$\Delta(\sigma_{11} + \sigma_{22}) = 0$$

We **współrzędnych biegunowych** ma ono postać.

$$\Delta \sigma_{rr} = \sigma_{rr,rr} + \frac{1}{r} \sigma_{rr,r} + \frac{1}{r^2} \sigma_{rr,\phi\phi} = 0$$

Jeśli podstawimy w nim otrzymane uprzednio **rozwiązanie równań równowagi**, wtedy – po prostych przekształceniach – otrzymamy równanie, w którym niewiadomą jest funkcja $C(\phi)$.

$$\frac{d^2 C}{d\phi^2} + C = 0$$

Jest to proste równanie różniczkowe zwyczajne. Jego rozwiązanie jest następujące:

$$C(\phi) = C_1 \cos \phi + C_2 \sin \phi$$

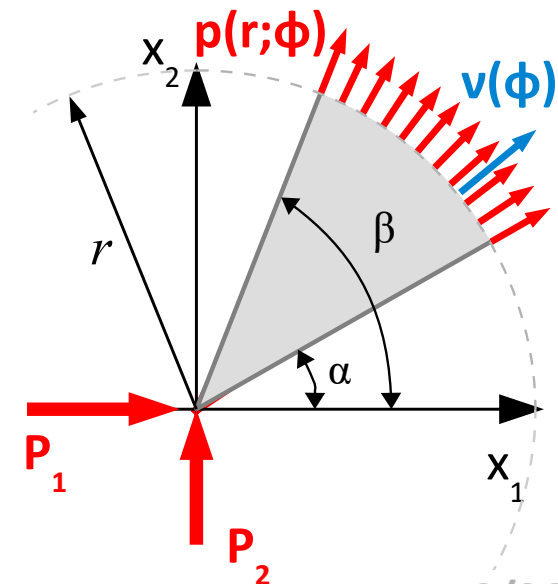
ZAGADNIENIE FLAMANTA

Ostatecznie, rozkład **radialnych naprężeń normalnych** jest dany wzorem:

$$\sigma_{rr}(r; \phi) = \frac{C_1}{r} \cos \phi + \frac{C_2}{r} \sin \phi$$

Stałe całkowania wyznaczamy z **warunku brzegowego zapisanego dla wierzchołka klina**. Formułujemy go następująco:

- Wycinamy wierzchołek klina powierzchnią walcową o promieniu r , o osi przechodzącej przez wierzchołek i prostopadłą do płaszczyzny zagadnienia.
- Zapisujemy **warunek równowagi sił** działających na taki wycinek. Siłami tymi są **składowe siły skupionej** w wierzchołku oraz **układ naprężeń przyłożonych do powierzchni cięcia**.
- Żądamy, aby warunek ten spełniony był dla dowolnego promienia r .



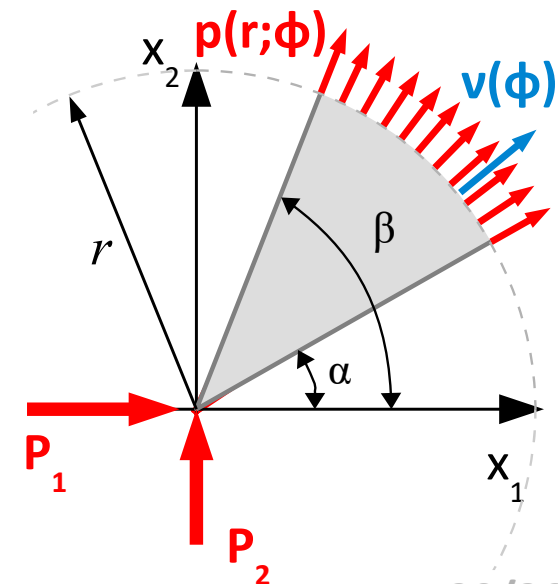
ZAGADNIENIE FLAMANTA

Naprężenia na powierzchni cięcia:

$$\sigma_{ij} \mathbf{v}_j = p_i \quad \Rightarrow \quad \mathbf{p}(r; \phi) = \sigma_{rr}(r; \phi) \cdot \mathbf{v}(\phi) = \begin{bmatrix} p_1 \\ p_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \sigma_{rr} \cos \phi \\ \sigma_{rr} \sin \phi \end{bmatrix}$$

Suma układu sił – składowa na kierunku x_1 :

$$\begin{aligned} S_1 &= P_1 + \int_K p_1 ds = P_1 + \int_{\phi=\alpha}^{\beta} \sigma_{rr} \cos \phi r d\phi = \\ &= P_1 + \int_{\alpha}^{\beta} r \cos \phi \left[\frac{C_1}{r} \cos \phi d\phi + \frac{C_2}{r} \sin \phi \right] d\phi = \\ &= P_1 + C_1 \int_{\alpha}^{\beta} \cos^2 \phi d\phi + C_2 \int_{\alpha}^{\beta} \sin \phi \cos \phi d\phi = \\ &= P_1 + \frac{C_1}{4} [2(\beta - \alpha) + (\sin 2\beta - \sin 2\alpha)] + \frac{C_2}{4} [\cos 2\alpha - \cos 2\beta] \end{aligned}$$



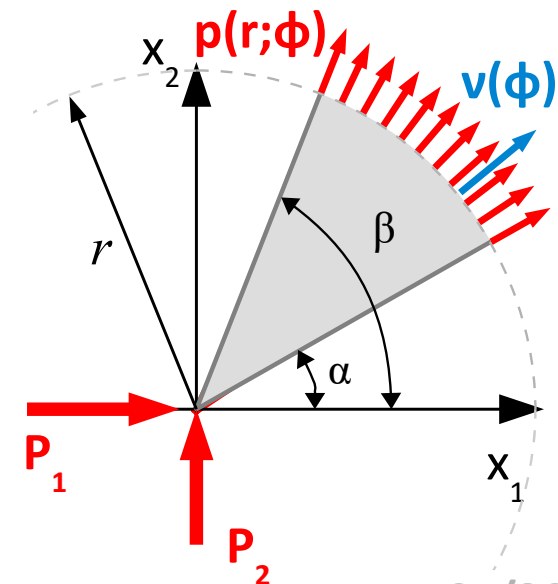
ZAGADNIENIE FLAMANTA

Naprężenia na powierzchni cięcia:

$$\sigma_{ij} \mathbf{v}_j = p_i \quad \Rightarrow \quad \mathbf{p}(r; \phi) = \sigma_{rr}(r; \phi) \cdot \mathbf{v}(\phi) = \begin{bmatrix} p_1 \\ p_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \sigma_{rr} \cos \phi \\ \sigma_{rr} \sin \phi \end{bmatrix}$$

Suma układu sił – składowa na kierunku x_2 :

$$\begin{aligned} S_2 &= P_2 + \int_K p_2 ds = P_2 + \int_{\phi=\alpha}^{\beta} \sigma_{rr} \sin \phi r d\phi = \\ &= P_2 + \int_{\alpha}^{\beta} r \sin \phi \left[\frac{C_1}{r} \cos \phi d\phi + \frac{C_2}{r} \sin \phi \right] d\phi = \\ &= P_2 + C_1 \int_{\alpha}^{\beta} \cos \phi \sin \phi d\phi + C_2 \int_{\alpha}^{\beta} \sin^2 \phi d\phi = \\ &= P_2 + \frac{C_1}{4} [\cos 2\alpha - \cos 2\beta] + \frac{C_2}{4} [2(\beta - \alpha) + (\sin 2\alpha - \sin 2\beta)] \end{aligned}$$



ZAGADNIENIE FLAMANTA

Układ sił zbieżnych jest w równowadze, jeśli jego suma jest zerowa:

$$\begin{cases} P_1 + \frac{C_1}{4}[2(\beta - \alpha) + (\sin 2\beta - \sin 2\alpha)] + \frac{C_2}{4}[\cos 2\alpha - \cos 2\beta] = 0 \\ P_2 + \frac{C_1}{4}[\cos 2\alpha - \cos 2\beta] + \frac{C_2}{4}[2(\beta - \alpha) + (\sin 2\alpha - \sin 2\beta)] = 0 \end{cases}$$

Stąd otrzymujemy:

$$\begin{cases} C_1 = \frac{2P_1[\sin 2\beta - \sin 2\alpha - 2(\beta - \alpha)] + 2P_2[\cos 2\alpha - \cos 2\beta]}{\cos(2\beta - 2\alpha) + 2(\beta - \alpha)^2 - 1} \\ C_2 = \frac{2P_1[\cos 2\beta - \cos 2\alpha] + 2P_2[\sin 2\alpha - \sin 2\beta - 2(\beta - \alpha)]}{\cos(2\beta - 2\alpha) + 2(\beta - \alpha)^2 - 1} \end{cases}$$

Otrzymane rozwiązanie jest niezależne od r , mimo że powierzchnia cięcia zmieniała się wraz ze zmianą wartości r . Są to rzeczywiście stałe, które określają **rozkład naprężeń w rozwiązaniu zagadnienia Flamanta**:

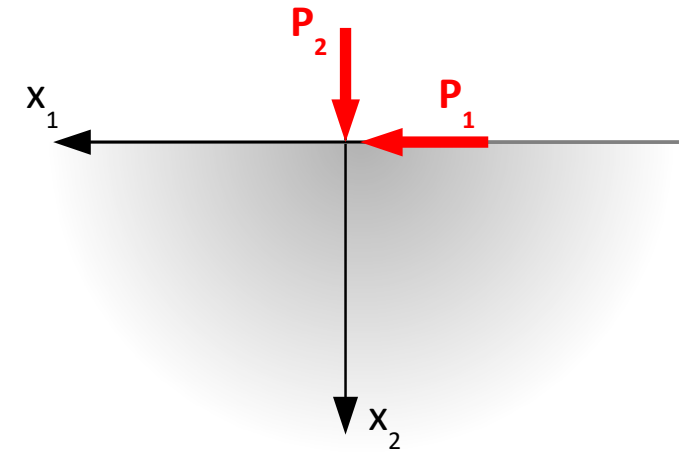
$$\sigma_{rr}(r; \phi) = \frac{C_1}{r} \cos \phi + \frac{C_2}{r} \sin \phi$$

ZAGADNIENIE FLAMANTA

Dla półpłaszczyzny sprężystej mamy: $\alpha = 0^\circ$, $\beta = 180^\circ$

$$C_1 = -\frac{2P_1}{\pi}, \quad C_2 = -\frac{2P_2}{\pi}$$

$$\sigma_{rr}(r, \phi) = -\frac{2}{\pi r} [P_1 \cos \phi + P_2 \sin \phi]$$



Rozwiązanie można zapisać w układzie kartezjańskim korzystając z zależności:

$$\cos \phi = \frac{x_1}{r} = \frac{x_1}{\sqrt{x_1^2 + x_2^2}} \quad \sin \phi = \frac{x_2}{r} = \frac{x_2}{\sqrt{x_1^2 + x_2^2}}$$

oraz ze wzorów transformacyjnych:

$$\sigma_{11} = \sigma_{rr} \cos^2 \phi$$

$$\sigma_{22} = \sigma_{rr} \sin^2 \phi$$

$$\sigma_{12} = \sigma_{rr} \sin \phi \cos \phi$$

ZAGADNIENIE FLAMANTA

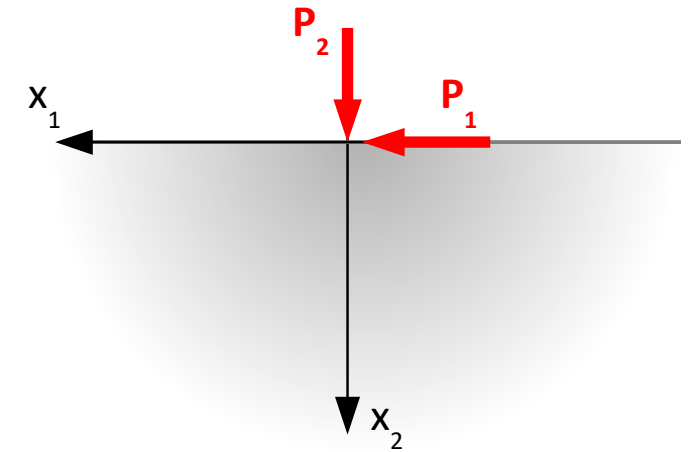
Dla półpłaszczyzny sprężystej mamy: $\alpha = 0^\circ$, $\beta = 180^\circ$

Stan naprężenia:

$$\sigma_{11} = -\frac{2x_1^2}{\pi(x_1^2 + x_2^2)^2} [P_1 x_1 + P_2 x_2]$$

$$\sigma_{22} = -\frac{2x_2^2}{\pi(x_1^2 + x_2^2)^2} [P_1 x_1 + P_2 x_2]$$

$$\sigma_{12} = -\frac{2x_1 x_2}{\pi(x_1^2 + x_2^2)^2} [P_1 x_1 + P_2 x_2]$$



Stan odkształcenia:

$$\varepsilon_{11} = -\frac{2(P_1 x_1 + P_2 x_2)}{\pi \hat{E} (x_1^2 + x_2^2)^2} [(1 + \hat{\nu}) x_1^2 - \hat{\nu} (x_1^2 + x_2^2)]$$

$$\varepsilon_{22} = -\frac{2(P_1 x_1 + P_2 x_2)}{\pi \hat{E} (x_1^2 + x_2^2)^2} [(1 + \hat{\nu}) x_2^2 - \hat{\nu} (x_1^2 + x_2^2)]$$

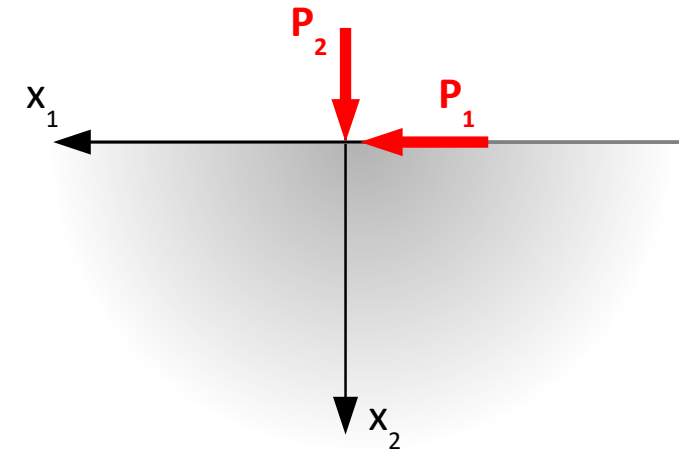
$$\varepsilon_{12} = -\frac{2(1 + \hat{\nu}) x_1 x_2 (P_1 x_1 + P_2 x_2)}{\pi \hat{E} (x_1^2 + x_2^2)^2}$$

ZAGADNIENIE FLAMANTA

Można sprawdzić, że spełnione jest **równanie nierozdzielności**:

$$\varepsilon_{11,22} - 2\varepsilon_{12,12} + \varepsilon_{22,11} = 0$$

Zatem możliwe jest scałkowanie związków geometrycznych, co daje nam **pole przemieszczeń**:



$$u_1 = \int \varepsilon_{11} dx_1 + D_1(x_2) =$$

$$= -\frac{1}{\pi \hat{E}(x_1^2 + x_2^2)} \left[((x_1^2 + x_2^2) \ln(x_1^2 + x_2^2) + (1 + \hat{\nu})x_2^2) P_1 - \left((1 + \hat{\nu})x_1 x_2 - (1 - \hat{\nu})(x_1^2 + x_2^2) \operatorname{arctg} \frac{x_1}{x_2} \right) P_2 \right] + D_1(x_2)$$

$$u_2 = \int \varepsilon_{22} dx_2 + D_2(x_1) =$$

$$= -\frac{1}{\pi \hat{E}(x_1^2 + x_2^2)} \left[((x_1^2 + x_2^2) \ln(x_1^2 + x_2^2) + (1 + \hat{\nu})x_1^2) P_2 - \left((1 + \hat{\nu})x_1 x_2 - (1 - \hat{\nu})(x_1^2 + x_2^2) \operatorname{arctg} \frac{x_2}{x_1} \right) P_1 \right] + D_2(x_1)$$

$$D_1(x_2) = R x_2 + U_1, \quad D_2(x_1) = -R x_1 + U_2 \quad R, U_1, U_2 = \text{const}$$

CAŁKA OGÓLNA JEDNORODNYCH ZWIĄZKÓW GEOMETRYCZNYCH
(RUCH BRYŁY SZTYWNEJ = OBRÓT + TRANSLACJA)

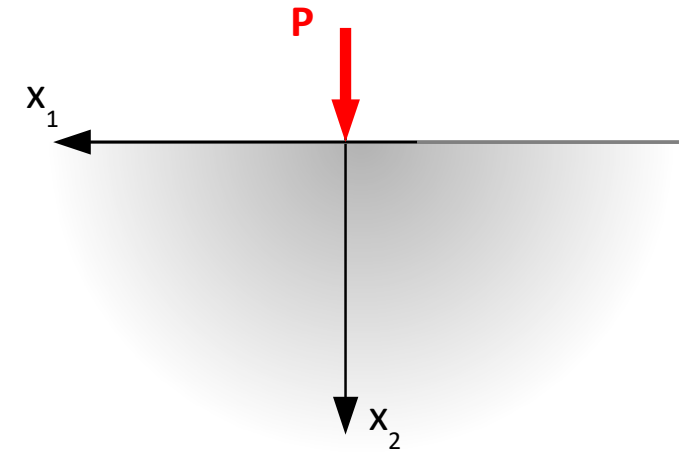
ZAGADNIENIE FLAMANTA

Dla półpłaszczyzny sprężystej obciążonej tylko siłą normalną:

Pole przemieszczeń:

$$u_1 = \frac{P_2}{\pi \hat{E}} \left[(1 + \hat{\nu}) \frac{x_1 x_2}{x_1^2 + x_2^2} - (1 - \hat{\nu}) \operatorname{arctg} \frac{x_1}{x_2} \right] + R x_2 + U_1$$

$$u_2 = - \frac{P_2}{\pi \hat{E}} \left[\ln(x_1^2 + x_2^2) + (1 + \hat{\nu}) \frac{x_1^2}{x_1^2 + x_2^2} \right] - R x_1 + U_2$$



Pole odkształceń:

$$\varepsilon_{11} = - \frac{2 P x_2}{\pi \hat{E} (x_1^2 + x_2^2)^2} \left[(1 + \hat{\nu}) x_1^2 - \hat{\nu} (x_1^2 + x_2^2) \right] \quad \varepsilon_{22} = - \frac{2 P x_2}{\pi \hat{E} (x_1^2 + x_2^2)^2} \left[(1 + \hat{\nu}) x_2^2 - \hat{\nu} (x_1^2 + x_2^2) \right]$$

$$\varepsilon_{12} = - \frac{2 P (1 + \hat{\nu}) x_1 x_2^2}{\pi \hat{E} (x_1^2 + x_2^2)^2}$$

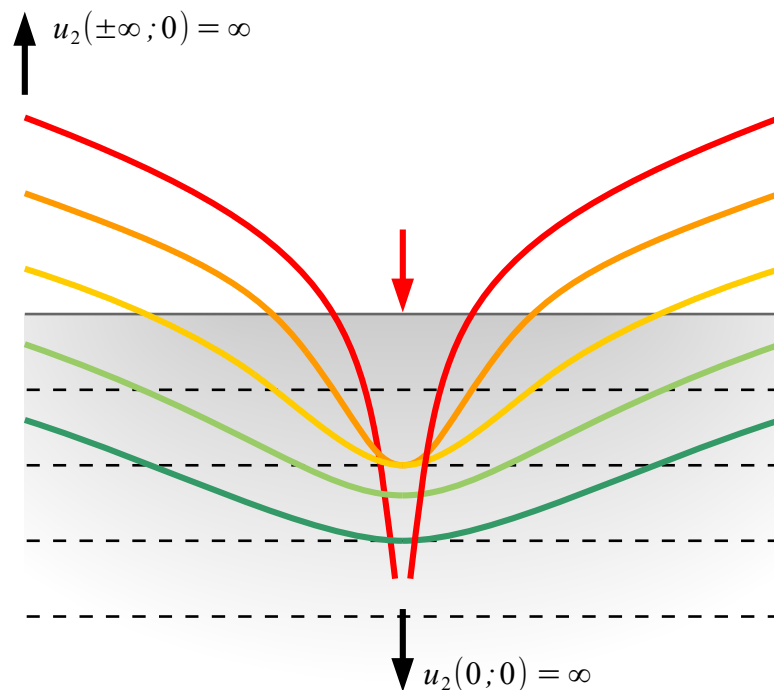
Pole naprężeń:

$$\sigma_{11} = - \frac{2 P_2 x_2 x_1^2}{\pi (x_1^2 + x_2^2)^2} \quad \sigma_{22} = - \frac{2 P_2 x_2^3}{\pi (x_1^2 + x_2^2)^2} \quad \sigma_{12} = - \frac{2 P_2 x_1 x_2^2}{\pi (x_1^2 + x_2^2)^2}$$

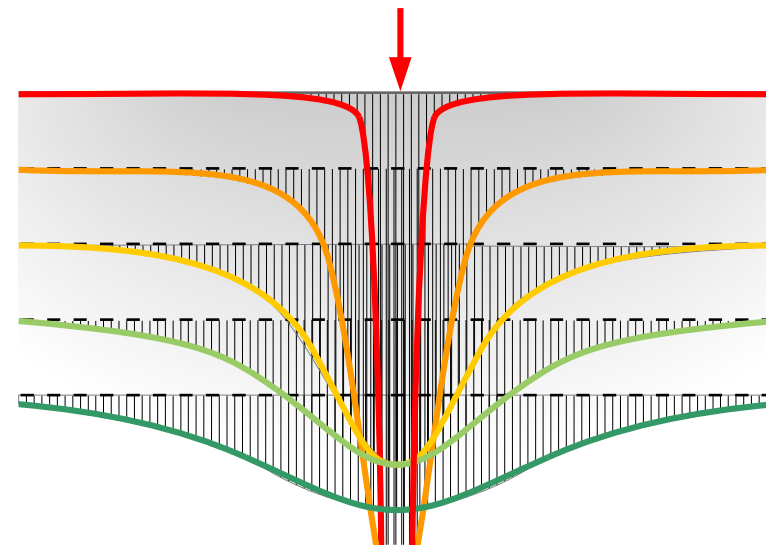
ZAGADNIENIE FLAMANTA

UWAGI:

- Podobnie, jak w przypadku rozwiązania Kelvina i rozwiązania Boussinesq'a, rozwiązanie Flamanta ma w punkcie przyłożenia obciążenia skupionego **osobliwość** – wartości rozkładów przemieszczenia, odkształcenia i naprężenia dążą do nieskończoności.



rozkład przemieszczenia u_2

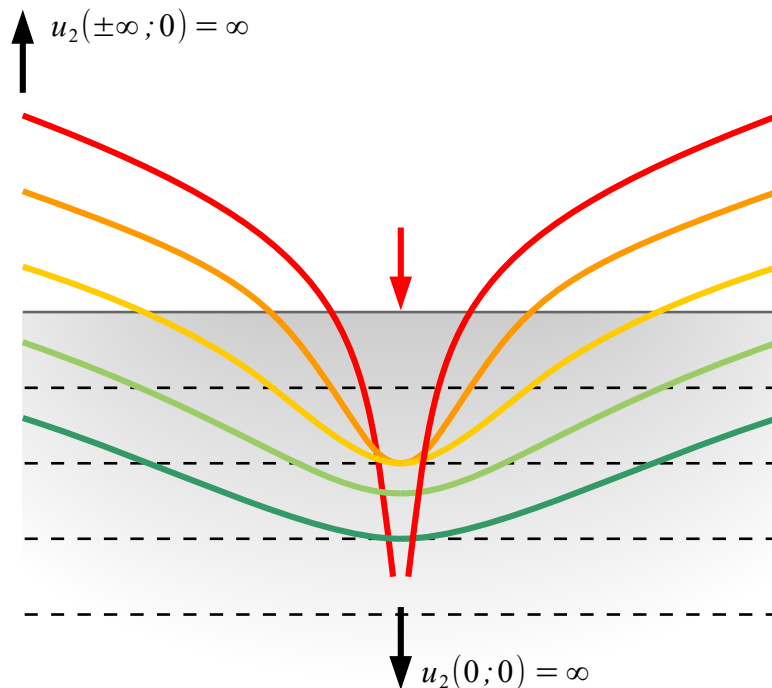


rozkład naprężenia σ_{22}

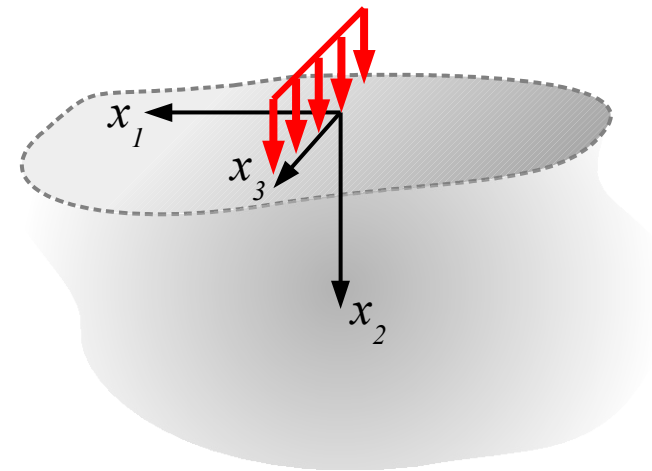
ZAGADNIENIE FLAMANTA

UWAGI:

- Przemieszczenia w punktach nieskończenie odległych od obciążenia również dążą do nieskończoności. W rzeczywistości rozpatrujemy tylko „przekrój” zagadnienia o nieskończenie wielkim obciążeniu, zatem i przemieszczenia muszą być nieskończenie duże.



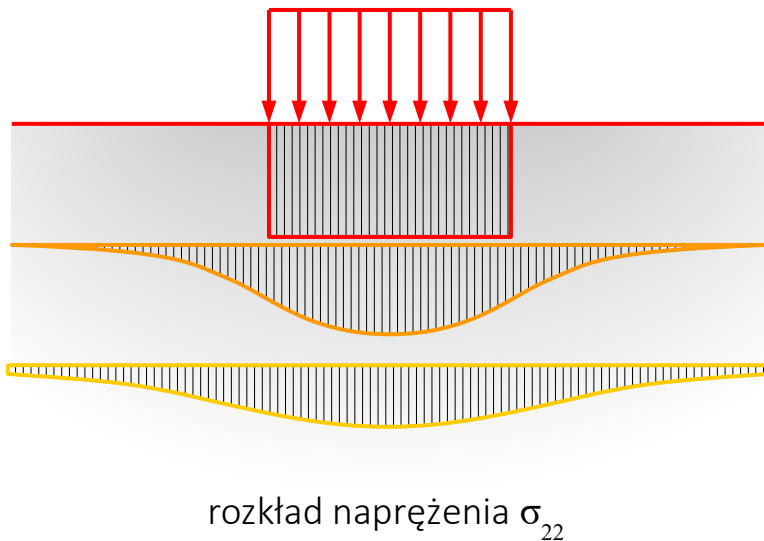
rozkład przemieszczenia u_2



ZAGADNIENIE FLAMANTA

UWAGI:

- Rozwiązanie Flamanta może stanowić **funkcję Greena** dla zagadnień z nim związanych.
- Przykładowo, dla półpłaszczyzny obciążonej obciążeniem jednorodnym na odcinku o długości $2L$:



$$\begin{aligned}\sigma_{22} &= \int_{-L}^L q(\xi) \hat{\sigma}_{22}(x_1 - \xi, x_2) d\xi = \\ &= -\frac{2q}{\pi} \int_{-L}^L \frac{x_2^3}{((x_1 - \xi)^2 + x_2^2)^2} d\xi = \\ &= -\frac{q}{\pi} \left[\frac{(x_1 + L)x_2}{(x_1 + L)^2 + x_2^2} - \frac{(x_1 - L)x_2}{(x_1 - L)^2 + x_2^2} + \operatorname{arctg} \frac{x_1 + L}{x_2} - \operatorname{arctg} \frac{x_1 - L}{x_2} \right]\end{aligned}$$

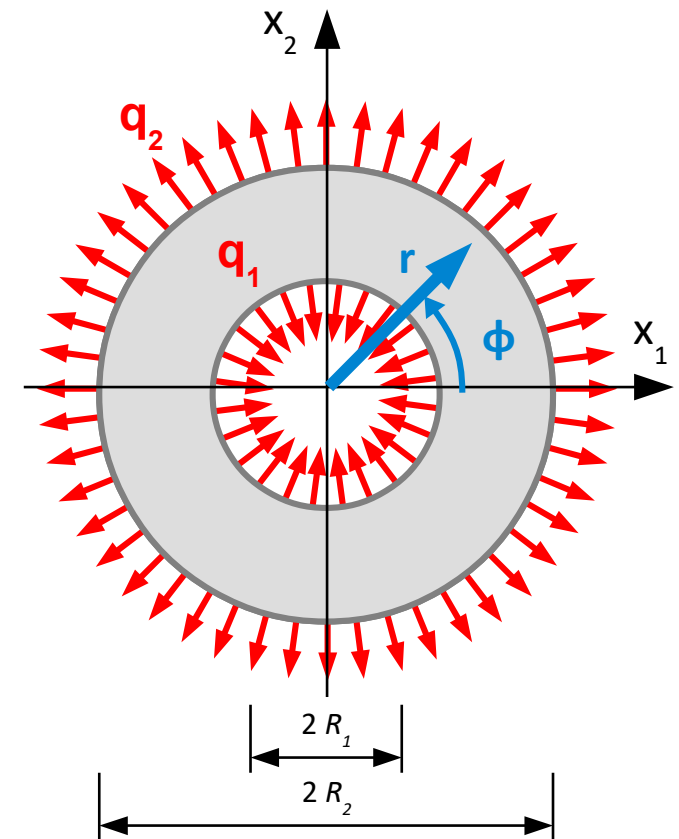
ZAGADNIENIE LAMÉGO

ZAGADNIENIE LAMÉGO

Zagadnieniem Lamégo nazywamy zagadnienie grubościennej rury obciążonej na powierzchni wewnętrznej i zewnętrznej jednorodnym obciążeniem ciągłym, normalnym do tych powierzchni. Rura wykonana jest z materiału liniowo-sprężystego (materiału Hooke'a) scharakteryzowanego stałymi sprężystymi G i λ . Promień wewnętrzny rury to R_1 , promień zewnętrzny to R_2 .

Zagadnienie jest osiowo-symetryczne.

Do jego rozwiązania posłużymy się układem współrzędnych biegunowych.



ZAGADNIENIE LAMÉGO

Dla płaskiego zagadnienia osiowo-symetrycznego mamy: $u_\phi \equiv 0$

Równanie równowagi:

$$\sigma_{rr,r} + \frac{\sigma_{rr} - \sigma_{\phi\phi}}{r} = 0$$

Związki geometryczne:

$$\varepsilon_{rr} = u_{r,r}$$

$$\varepsilon_{\phi\phi} = \frac{u_r}{r}$$

$$\varepsilon_{r\phi} = 0$$

Związki fizyczne:

$$\sigma_{rr} = (2G + \lambda)\varepsilon_{rr} + \lambda\varepsilon_{\phi\phi}$$

$$\sigma_{\phi\phi} = (2G + \lambda)\varepsilon_{\phi\phi} + \lambda\varepsilon_{rr}$$

$$\sigma_{r\phi} = 0$$

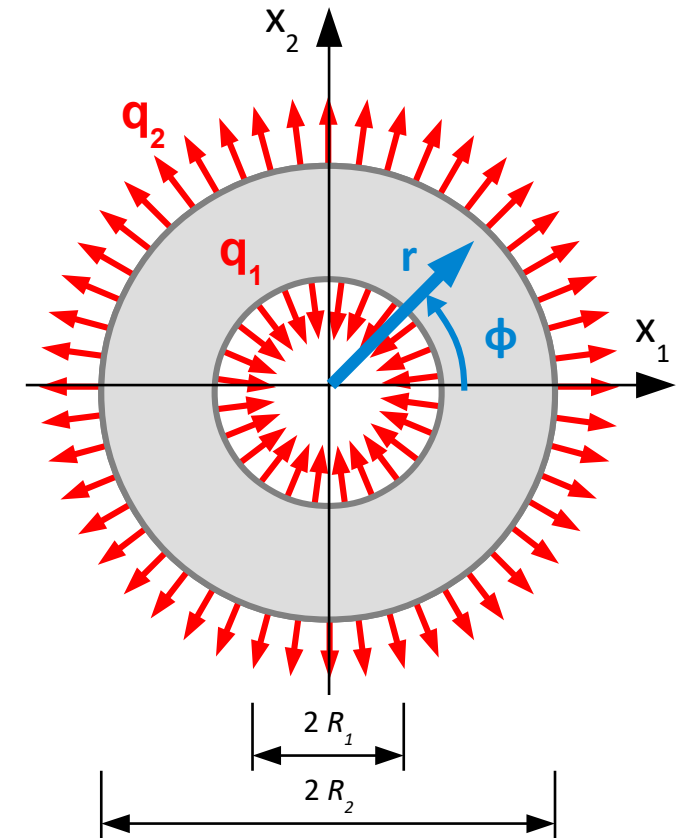
Statyczne warunki brzegowe:

na powierzchni **wewnętrznej**:

$$\sigma_{rr}(R_1) = q_1$$

na powierzchni **zewnętrznej**:

$$\sigma_{rr}(R_2) = q_2$$



ZAGADNIENIE LAMÉGO

Zagadnienie rozwiążemy poprzez wykorzystanie **równań przemieszczeniowych** dla zagadnień **osiowo-symetrycznych**.

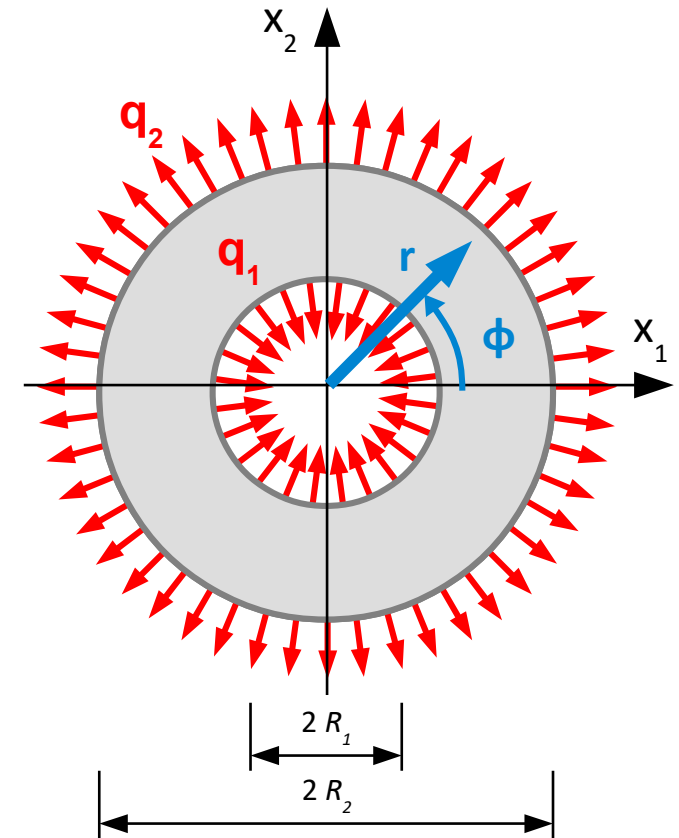
$$u_{r,rr} + \frac{u_{r,r}}{r} - \frac{u_r}{r^2} = 0$$

Jest to **równanie typu Eulera**. Jego **rozwiązanie** jest następujące:

$$u_r(r) = C_1 r + \frac{C_2}{r}$$

Stałe całkowania wyznaczamy z **warunków brzegowych**:

$$\begin{cases} \sigma_{rr}(R_1) = 2C_1(G+\lambda) - \frac{2C_2G}{R_1^2} = q_1 \\ \sigma_{rr}(R_2) = 2C_1(G+\lambda) - \frac{2C_2G}{R_2^2} = q_2 \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} C_1 = \frac{q_2 R_2^2 - q_1 R_1^2}{(2G+\lambda)(R_2^2 - R_1^2)} \\ C_2 = \frac{R_1^2 R_2^2 (q_2 - q_1)}{2G(R_2^2 - R_1^2)} \end{cases}$$



ZAGADNIENIE LAMÉGO

Rozwiązanie zagadnienia Lamégo jest następujące:

Pole przemieszczeń:

$$u_r(r) = \frac{q_2 R_2^2 - q_1 R_1^2}{(2G + \lambda)(R_2^2 - R_1^2)} \cdot r + \frac{R_1^2 R_2^2 (q_2 - q_1)}{2G(R_2^2 - R_1^2)} \cdot \frac{1}{r}$$

Pole odkształceń:

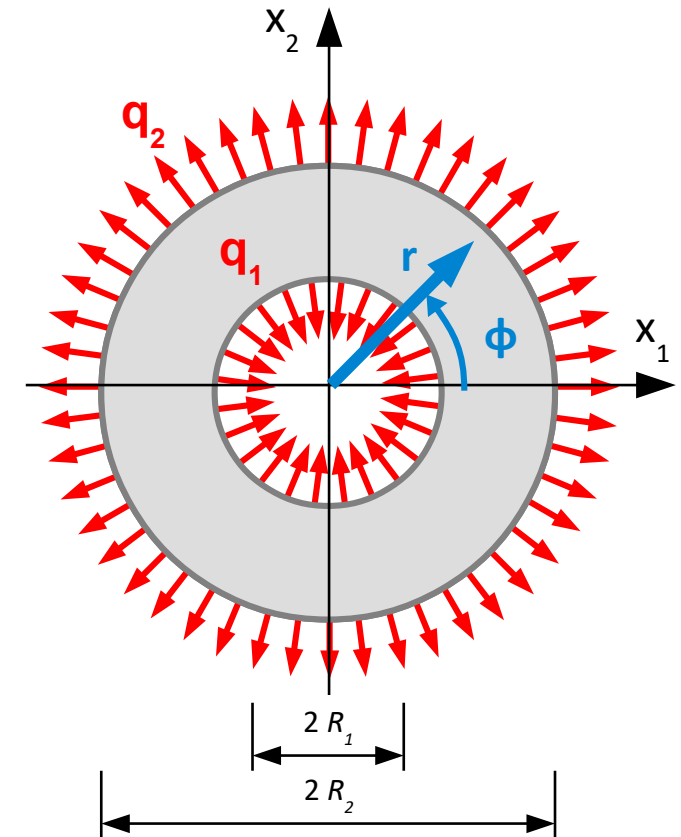
$$\varepsilon_{rr}(r) = \frac{q_2 R_2^2 - q_1 R_1^2}{(2G + \lambda)(R_2^2 - R_1^2)} - \frac{R_1^2 R_2^2 (q_2 - q_1)}{2G(R_2^2 - R_1^2)} \cdot \frac{1}{r^2}$$

$$\varepsilon_{\phi\phi}(r) = \frac{q_2 R_2^2 - q_1 R_1^2}{(2G + \lambda)(R_2^2 - R_1^2)} + \frac{R_1^2 R_2^2 (q_2 - q_1)}{2G(R_2^2 - R_1^2)} \cdot \frac{1}{r^2}$$

Pole naprężeń:

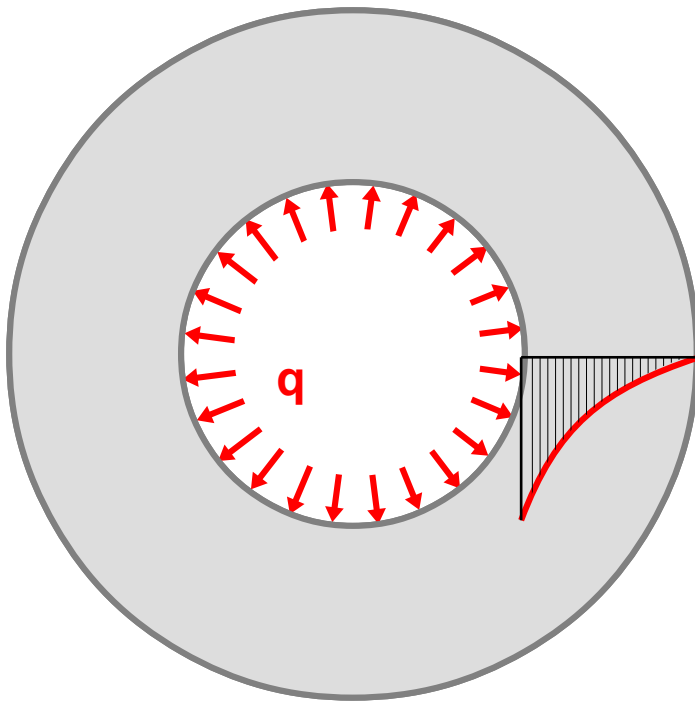
$$\sigma_{rr}(r) = \frac{q_2 R_2^2 - q_1 R_1^2}{R_2^2 - R_1^2} - \frac{(q_2 - q_1) R_1^2 R_2^2}{R_2^2 - R_1^2} \cdot \frac{1}{r^2}$$

$$\sigma_{\phi\phi}(r) = \frac{q_2 R_2^2 - q_1 R_1^2}{R_2^2 - R_1^2} + \frac{(q_2 - q_1) R_1^2 R_2^2}{R_2^2 - R_1^2} \cdot \frac{1}{r^2}$$

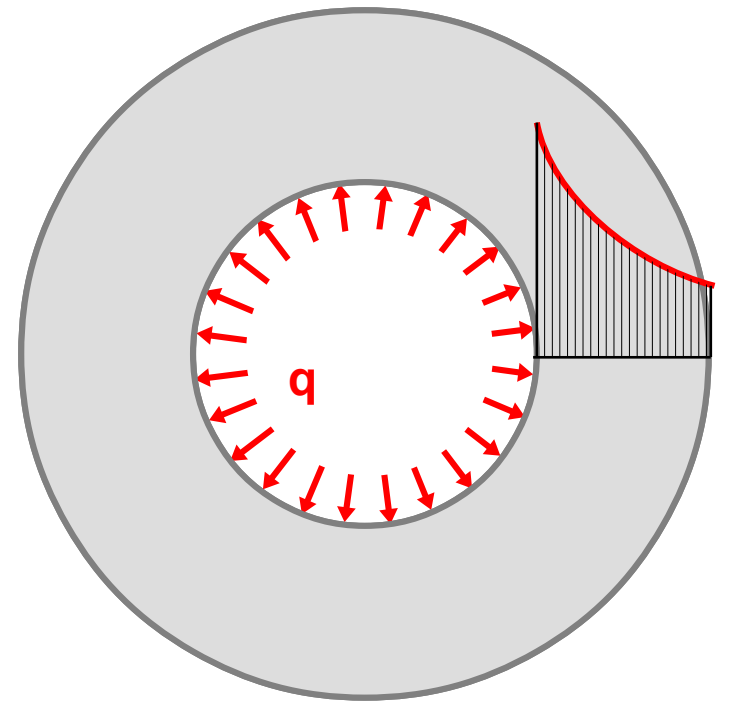


ZAGADNIENIE LAMÉGO

Dla rury obciążonej tylko ciśnieniem wewnętrznym:



rozkład radialnych naprężeń normalnych σ_{rr}



rozkład obwodowych naprężeń normalnych $\sigma_{\phi\phi}$

UWAGA:

- Rozwiązanie Lamégo znajduje zastosowanie przy projektowaniu rurociągów.

DZIĘKUJĘ ZA UWAGĘ