ZAGADNIENIA MECHANIKI PĘKANIA

Redukcja wytrzymałości materiału w stosunku do wytrzymałości teoretycznej wynika z defektów geometrycznych i materiałowych:

defekty 1. rodzaju – geometryczne, niezwiązane ze strukturą materiału – ostre szczeliny, wycięcia (karby) o dowolnym kształcie,

defekty 2. rodzaju – niejednorodność wewnętrznej budowy materiału – dyslokacje, pustki na granicy cząstek materialnych (ziaren), wtrącenia obcego materiału (np. węgiel w metalach).

Defekty 1. rodzaju – makroskopowe – wymagają analizy wychodzącej poza zakres Teorii Sprężystości kontinuum – rozwiązania te w punktach nieciągłości (np. promień krzywizny wycięcia zmierzający do zera) skutkują nieskończonymi naprężeniami przy dowolnym obciążeniu. Rozwój mechaniki zniszczenia układów z makroskopowymi defektami geometrycznymi (mechaniki pękania) – od lat 20-tych XX w., początkowa wiedza intuicyjna – np. przy danym obciążeniu obecna w układzie szczelina nie może przekroczyć pewnej długości krytycznej, prowadzącej do zniszczenia. Początek analizy ciał z defektami makroskopowymi – Charles Inglis (1913) https://pl.scribd.com/doc/301198950/1913-Inglis-Stress-in-a-Plate-Due-tothe-Presence-of-Cracks-and-Sharp-Corners-0

przypadek pasma rozciąganego, osłabionego eliptycznym otworem

Przy $b \neq 0$ maksymalne naprężenia, na brzegach otworu (|x| = l), równe są

$$\sigma_{y,\max} = \sigma_y\Big|_{x=l} = \sigma\left(1+2\frac{l}{b}\right).$$

Przypadki szczególne:

 $b \rightarrow 0$ - szczelina o nieskończenie małej grubości, $x \in \langle -l, l \rangle$ jest obszarem nieciągłości przemieszczeń pionowych v - zachodzi $v^+ = v \big|_{y=0+dy} \neq v^- = v \big|_{y=0-dy}$, naprężenia σ_y dążą do nieskończoności,



b = l - **otwór kołowy** – naprężenia na brzegu $\sigma_y = 3\sigma$ - rozwiązanie rozciąganej jednoosiowo tarczy z otworem kołowym (Ernst Gustav Hirsch, 1898, <u>http://www.fracturemechanics.org/fm/hole.html</u>) Ch. Inglis (1913), przypadek szczeliny (b=0) naprężenia σ_y i przemieszczenie pionowe v w płaszczyźnie szczeliny - na zewnątrz i w jej obrębie:

$$|x| \ge l \implies \sigma_{y} = \frac{\sigma}{\sqrt{\left(\frac{x}{l}\right)^{2} - 1}} \frac{1}{\left[2\left(\frac{x}{l}\right)^{2} + \sqrt{\left(\frac{x}{l}\right)^{2} - 1}\right]}, \quad v = 0$$
$$|x| < l \implies \sigma_{y} = 0, \quad v = \frac{2\sigma}{E} \left(l^{2} - x^{2}\right) \text{ (PSN)}, \quad v = \frac{2\sigma\left(1 - v^{2}\right)}{E} \left(l^{2} - x^{2}\right) \text{ (PSO)}$$



Alan Arnold Griffith (1893-1963) – pionier współczesnej mechaniki pękania "The phenomena of rupture and flow in solids", Phil. Transact. of the Royal Society (1921) podstawa – bilans energetyczny:

* praca związana z rozwarciem szczeliny (ujemny przyrost energii potencjalnej) Π wynosi (zastosowanie wzoru Inglisa przy $x \in \langle -l, l \rangle$, mnożnik równy 2 – dwa brzegi szczeliny, mnożnik równy 0.5 - sprężystość)

$$\Pi = 2\left(-\frac{1}{2}\sigma \int_{-l}^{l} v \, dx\right) = -\frac{\pi l^2 \sigma^2}{E} \text{ (PSN)}$$

lub
$$\Pi = -(1-\nu^2)\frac{\pi l^2 \sigma^2}{E}$$
 (PSO)

* praca W potrzebna do utworzenia się wewnątrz ciała swobodnej powierzchni (o wymiarze długości równym 4l): $W = 4l\gamma$, gdzie γ jest energią utworzenia jednostki (długości) swobodnej powierzchni.



Bilans energii W i Π , energia całkowita $U = W + \Pi$, w funkcji wymiaru l.



Wprowadzamy wielkość K_c , równą odpowiednio $K_c = \sqrt{2E\gamma}$ (PSN) lub $K_c = \sqrt{\frac{2E\gamma}{1-\gamma^2}}$ (PSO). Tym samym warunek krytyczny – rozpoczęcia pękania

(propagacji szczeliny) w obu przypadkach ma postać $\sigma \sqrt{\pi l} = K_c$.

Wielkość K_c to tzw. odporność materiału na pękanie (fracture toughness) krytyczna wartość **współczynnika intensywności naprężeń** (stress intensity factor) K o jednostce $[kNm^{-1.5}]$. Warunek pękania $\sigma \sqrt{\pi l} = K_c$ może być osiągnięty dwoma sposobami:

a) przy danym obciążeniu σ długość szczeliny przekroczy wartość krytyczną

b) przy danym wymiarze szczeliny *l* obciążenie przekroczy wartość krytyczną

$$l_{kr} = \frac{K_c^2}{\pi\sigma^2} = \begin{cases} \frac{2E\gamma}{\pi\sigma^2} & \text{(PSN)} \\ \frac{2E\gamma}{\pi\sigma^2(1-\nu^2)} & \text{(PSO)} \end{cases}$$

$$\sigma_{kr} = \frac{K_c}{\sqrt{\pi l}} = \begin{cases} \sqrt{\frac{2E\gamma}{\pi l}} & \text{(PSN)} \\ \sqrt{\frac{2E\gamma}{\pi l \left(1 - \nu^2\right)}} & \text{(PSO)} \end{cases}$$

Teoria Griffitha - po spełnieniu warunku krytycznego następuje zjawisko lawinowe – pękanie. Teoria ta ma obecnie znaczenie historyczne, zawiera jednak wszystkie elementy teorii zniszczenia ciał idealnie sprężystych, jest to więc **liniowosprężysta teoria pękania**.

Pomimo osobliwości postaci $x^{-0.5}$ w wierzchołku można zaprojektować bezpieczną szczelinę – określić warunki, aby nie ulegała ona propagacji.

Trzy typy obciążenia szczelin, wyróżniane w mechanice pękania: **Typ I – rozrywanie** (opening mode) – rozrywane powierzchnie rozchodzą się w kierunku prostopadłym do frontu szczeliny, **Typ II – podłużne ścinanie** (sliding mode) – powierzchnie szczeliny ślizgają się w kierunku prostopadłym do frontu szczeliny, **Typ III – poprzeczne ścinanie** (tearing mode) – powierzchnie szczeliny przesuwają się w kierunku równoległym do frontu szczeliny.



Każdemu z typów obciążenia szczeliny odpowiada rozkład naprężeń (pole tensorowe) w postaci $\sigma_{ij}^{T} = \frac{K_{T}}{\sqrt{2\pi r}} f_{ij}^{T}(\theta)$,

gdzie *r* i θ są współrzędnymi biegunowymi układu o początku w wierzchołku szczeliny, T = I, II, III określa typ obciążenia szczeliny, $K_T \in \{K_I, K_{II}, K_{III}\}$ jest współczynnikiem intensywności naprężeń danego typu obciążenia szczeliny, f_{ij}^T - funkcją tensorową

współrzędnej θ , zależną od typu obciążenia szczeliny.



Wyznaczanie pól naprężeń, przemieszczeń i odkształceń wokół wierzchołka szczeliny (nieciągłość funkcji przemieszczeń) – zagadnienie trudne, wymagające zaawansowanych matematycznych metod. Możliwe podejście – **wykorzystanie zmiennych zespolonych**: N. Muscheliszwili (1933) i H.M. Westergaard (1939).

Do obliczeń przyjmowana jest analityczna funkcja φ zmiennej zespolonej $z = x_1 + ix_2$, $i = \sqrt{-1}$, analityczne są również funkcje: $\varphi'(z) = \frac{d\varphi}{dz}$, $\varphi''(z) = \frac{d\varphi'}{dz}$, $\overline{\varphi}(z) = \int \varphi(z) dz$, $\overline{\overline{\varphi}}(z) = \int \overline{\varphi}(z) dz$

Ogólna postać funkcji naprężeń Airy: $F = \operatorname{Re}\overline{\overline{\varphi}}(z) + x_2 \operatorname{Im}\overline{\varphi}(z)$.

Obie części: rzeczywista i urojona dowolnej funkcji analitycznej zmiennej zespolonej są funkcjami harmonicznymi (o zerowym laplasjanie), można wykazać, że powyżej określona funkcja *F* jest biharmoniczna – spełnia równanie Airy.

Znajomość funkcji zespolonej φ danego zagadnienia pozwala na wyznaczenie składowych naprężeń:

$$\begin{cases} \sigma_{11} = \operatorname{Re}\varphi(z) - x_2 \operatorname{Im}\varphi'(z) \\ \sigma_{22} = \operatorname{Re}\varphi(z) + x_2 \operatorname{Im}\varphi'(z) \\ \sigma_{12} = -x_2 \operatorname{Re}\varphi'(z) \end{cases}$$

oraz przemieszczeń, dzięki związkom geometrycznym i liniowosprężystemu prawu Hooke'a:

$$\begin{cases} 2Gu_1(x_1, x_2) = \frac{\kappa - 1}{2} \operatorname{Re}\overline{\varphi}(z) - x_2 \operatorname{Im}\varphi(z) \\ 2Gu_2(x_1, x_2) = \frac{\kappa + 1}{2} \operatorname{Im}\overline{\varphi}(z) - x_2 \operatorname{Re}\varphi(z) \\ \text{gdzie } 2G = \frac{E}{1 + \nu}, \ \kappa = \frac{3 - \nu}{1 + \nu} \text{ (PSN) lub } \kappa = 3 - 4\nu \text{ (PSO)} \end{cases}$$

Rozwiązanie Westergaarda – typ I

szczelina o długości równej 2l w nieskończonym paśmie rozciąganym dwuosiowo naprężeniem σ - obciążenie typu I (rozrywanie)



Warunki brzegowe na linii szczeliny $(x_2 = 0)$: * w obrębie szczeliny $(|x_1| < l)$ zachodzi $\sigma_{22} = \sigma_{12} = 0$, * przy wierzchołkach szczeliny $(|x_1| \rightarrow l)$ jest $\sigma_{22} \gg \sigma$

* z dala od szczeliny ($|x_1| \rightarrow \infty$) jest $\sigma_{22} \rightarrow \sigma$

Powyższe warunki spełnia funkcja zespolona $\varphi(z) = \sigma \frac{z}{\sqrt{z^2 - l^2}}$.

Przeprowadzona zostaje transformacja układów współrzędnych (x_1, x_2) do postaci (x, y) o początku w wierzchołku szczeliny, tym samym określona jest zmienna zespolona $\eta = x + iy$. Układ biegunowy o początku w wierzchołku szczeliny to (r, θ) , gdzie

$$r = \sqrt{x^2 + y^2} = |\eta| - \text{modul} \ \eta$$
, zaś $\theta = \operatorname{arctg} \frac{y}{x}$ - jej argument



J. Górski, M. Skowronek, K. Winkelmann • Teoria sprężystości i plastyczności • Wykład 08 2016 • KMB WILIŚ PG

Zmienna η w postaciach: trygonometrycznej i wykładniczej: $\eta = |\eta|(\cos\theta + i\sin\theta) = r(\cos\theta + i\sin\theta) = e^{i\theta}$

Funkcja φ względem zmiennej η : $\varphi(\eta) = \sigma l \left(\frac{\eta}{l} + 1\right) \left[\eta l \left(\frac{\eta}{l} + 2\right)\right]^{\frac{1}{2}}$

Makroskopowa szczelina powoduje znaczną koncentrację naprężeń) w sąsiedztwie jej wierzchołków, stąd dalsza analiza zostaje ograniczona do tej strefy. W sąsiedztwie wierzchołka szczeliny

$$(x_1 \to l, x_2 \to 0)$$
 zachodzi $\frac{\eta}{l} \to 0$, zatem $\varphi(\eta) = \sigma \sqrt{\frac{l}{2\eta}} = \frac{K_I}{\sqrt{2\pi\eta}}$,

gdzie współczynnik intensywności naprężeń (stała) $K_I = \sigma \sqrt{\pi l}$.

Przedstawiając w postaci trygonometrycznej funkcje φ , φ' (reguły potęgowania i pierwiastkowania liczb zespolonych w postaci trygonometrycznej) oraz rozwijając wyrażenia: $x_2 \operatorname{Im} \varphi' \operatorname{i} x_2 \operatorname{Re} \varphi'$ otrzymuje się rozkład naprężeń – składowych kartezjańskich, w funkcji r i θ :

$$\begin{cases} \sigma_{11} = \frac{K_I}{\sqrt{2\pi r}} \cos\frac{\theta}{2} \left(1 - \sin\frac{\theta}{2}\sin\frac{3\theta}{2}\right) \\ \sigma_{22} = \frac{K_I}{\sqrt{2\pi r}} \cos\frac{\theta}{2} \left(1 + \sin\frac{\theta}{2}\sin\frac{3\theta}{2}\right), \ \sigma_{33} = \begin{cases} 0 \text{ (PSN)} \\ v(\sigma_{11} + \sigma_{22}) = \\ = \frac{K_I}{\sqrt{2\pi r}} \sin\frac{\theta}{2}\cos\frac{\theta}{2}\cos\frac{3\theta}{2} \end{cases}$$

Pole naprężeń w układzie kartezjańskim można więc zapisać w jednolitej, wcześniej podanej postaci $\sigma_{ij}^{I} = \frac{K_{I}}{\sqrt{2\pi r}} f_{ij}^{I}(\theta)$

George R. Irwin (1962) – powyższa funkcja opisuje stan naprężenia przy dowolnej szczelinie i dowolnym obciążeniu typu I. Geometrię szczeliny, jej długość oraz sposób przyłożenia obciążenia uwzględnia współczynnik K_I , który tym samym jest nadrzędnym parametrem w opisie naprężeń przy wierzchołku szczeliny.

J. Górski, M. Skowronek, K. Winkelmann • Teoria sprężystości i plastyczności • Wykład 08 2016 • KMB WILIŚ PG

Stan przemieszczeń w pobliżu wierzchołka szczeliny:

$$u_1 = \frac{K_I}{2G} \sqrt{\frac{r}{2\pi}} \cos \frac{\theta}{2} (\kappa - \cos \theta), \quad u_2 = \frac{K_I}{2G} \sqrt{\frac{r}{2\pi}} \sin \frac{\theta}{2} (\kappa - \cos \theta)$$

Ze względu na kryteria zniszczenia w mechanice pękania ważne jest rozwarcie brzegów szczeliny. Zastosowanie ogólnej postaci funkcji $\varphi(z)$ w początkowej formie, całym obrębie szczeliny, obliczenie $\overline{\varphi}(z)$ daje rezultat - przemieszczenia pionowe na linii szczeliny:

$$u_2(x_1) = c\sigma \sqrt{l^2 - x_1^2}$$
, gdzie $c = \frac{2}{E}$ (PSN) lub $c = \frac{2(1 - \nu^2)}{E}$ (PSO).



Maksymalne rozwarcie szczeliny (crack opening displacement – COD), w połowie jej długości ($x_1 = 0$), wynosi $2u_2|_{x_1=0} = 2c\sigma l$.

Kształt rozwartej szczeliny – przekształcenie uprzednio zapisanej funkcji $u_2(x_1)$,

do postaci
$$\frac{u_2^2}{D^2} + \frac{x_1^2}{l^2} = 1$$
 -



jest to **równanie elipsy**.

W podobny sposób otrzymuje się rozwiązania, w sąsiedztwie wierzchołka szczeliny, w funkcji r i θ :

* obciążenie typu II (ścinanie τ w płaszczyźnie Ox_1x_2 prostopadłej do frontu szczeliny): naprężenia $\sigma_{11}, \sigma_{22}, \sigma_{12}$, przemieszczenia u_1, u_2 , * obciążenie typu III (ścinanie τ w płaszczyźnie Ox_1x_3 frontu szczeliny) – naprężenia: σ_{13}, σ_{23} i przemieszczenia u_3 ,

w obu przypadkach zachodzi $K_{II} = K_{III} = \tau \sqrt{\pi l}$.

rozwiązanie Westergaarda, typ II - szczelina o długości 2*l* w

nieskończonym paśmie ścinanym podłużnie naprężeniem τ - obciążenie typu II (ścinanie podłużne)

Funkcja naprężeń przyjęta w postaci:

$$\varphi = -i\frac{\tau z}{\sqrt{z^2 - l^2}}$$

Naprężenia w pobliżu wierzchołka szczeliny:



$$\begin{cases} \sigma_{11} = \frac{K_{II}}{\sqrt{2\pi r}} \sin \frac{\theta}{2} \left(2 + \cos \frac{\theta}{2} \cos \frac{3\theta}{2} \right) \\ \sigma_{22} = \frac{K_{II}}{\sqrt{2\pi r}} \sin \frac{\theta}{2} \cos \frac{\theta}{2} \cos \frac{3\theta}{2} \\ \sigma_{12} = \frac{K_{II}}{\sqrt{2\pi r}} \cos \frac{\theta}{2} \left(1 - \sin \frac{\theta}{2} \sin \frac{3\theta}{2} \right) \end{cases} \qquad \sigma_{33} = \begin{cases} 0 \text{ (PSN)} \\ v(\sigma_{11} + \sigma_{22}) = \\ = -\frac{2vK_{II}}{\sqrt{2\pi r}} \sin \frac{\theta}{2} \text{ (PSO)} \end{cases}$$

Stan przemieszczeń w pobliżu wierzchołka szczeliny:

$$u_{1} = \frac{K_{II}}{2G} \sqrt{\frac{r}{2\pi}} \sin \frac{\theta}{2} (2 + \kappa + \cos \theta), \quad u_{2} = \frac{K_{II}}{2G} \sqrt{\frac{r}{2\pi}} \cos \frac{\theta}{2} (2 - \kappa - \cos \theta)$$

Współczynnik intensywności naprężeń $K_{II} = \tau \sqrt{\pi l}$.

rozwiązanie Westergaarda, typ III- szczelina o długości 2l wnieskończonym paśmie ścinanym poprzecznie naprężeniem τ - obciążenietypu III (ścinanie poprzeczne)Niezerowe naprężenia:

$$\begin{cases} \sigma_{13} = -\frac{K_{III}}{\sqrt{2\pi r}} \sin \frac{\theta}{2} \\ \sigma_{23} = \frac{K_{III}}{\sqrt{2\pi r}} \cos \frac{\theta}{2} \\ 2K & \Box \end{cases}$$

Przemieszczenie: $u_3 = \frac{2K_{III}}{G} \sqrt{\frac{r}{2\pi} \sin \frac{\theta}{2}},$



gdzie współczynnik intensywności naprężeń $K_{III} = \tau \sqrt{\pi l}$.

Zadanie: W próbce ze szczeliną pod obciążeniem typu III przyjęto funkcję przemieszczeń $u_3 = w(r, \theta) = r^{\lambda} f(\theta)$. Podać naprężenia i odkształcenia.

Funkcje przemieszczeń, odkształceń i naprężeń w problemie szczeliny z obciążeniem typu III:

$$u_1 = u_2 = 0, \ u_3 = w \equiv w(x_1, x_2).$$

Składowe tensora małych odkształceń:

$$\varepsilon_{11} = \varepsilon_{22} = \varepsilon_{33} = \varepsilon_{12} = 0, \ \varepsilon_{13} = \frac{1}{2} \frac{\partial w}{\partial x_1}, \ \varepsilon_{23} = \frac{1}{2} \frac{\partial w}{\partial x_2}$$

Składowe tensora naprężeń Cauchy:

$$\sigma_{11} = \sigma_{22} = \sigma_{33} = \sigma_{12} = 0, \ \sigma_{13} = G \frac{\partial w}{\partial x_1}, \ \sigma_{23} = G \frac{\partial w}{\partial x_2}$$



W układzie równań równowagi (brak sił objętościowych) dwa pierwsze: $\sigma_{11,1} + \sigma_{12,2} + \sigma_{13,3} = 0$ oraz $\sigma_{12,1} + \sigma_{22,2} + \sigma_{23,3} = 0$ spełnione są tożsamościowo.

Trzecie równanie: $\sigma_{13,1} + \sigma_{23,2} + \sigma_{33,3} = 0$ daje w rezultacie zapis $\frac{\partial^2 w}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2 w}{\partial x_2^2} = \nabla^2 w = 0$ - funkcja w jest harmoniczna.

Zerowy laplasjan przewidywanej funkcji $w = r^{\lambda} f(\theta)$ - zapis $\partial^2 f(\theta) + 2^2 f(\theta) = 0$. Premierznice $f(\theta) = 4 \sin 2\theta + B \cos \theta$

$$\frac{\partial f(\theta)}{\partial \theta^2} + \lambda^2 f(\theta) = 0. \text{ Rozwiązanie: } f(\theta) = A \sin \lambda \theta + B \cos \lambda \theta.$$

Ze względu na antysymetrię oddziaływania i odpowiedzi zachodzi f(0) = 0, stąd B = 0, czyli $f(\theta) = A \sin \lambda \theta$ (składnik antysymetryczny). Warunek brzegowy wzdłuż powierzchni szczeliny: $\tau_{\theta z}|_{\theta \to \pi} = 0$.

Z zapisu
$$\tau_{z\theta} = \frac{G}{r} \frac{\partial w}{\partial \theta}$$
 wynika $\cos \lambda \pi = 0$, stąd $\lambda = \pm \frac{n}{2}$, $n = 1, 3, 5, ...$

Ujemne wartości *n* prowadzą do nieskończenie dużych przemieszczeń w wierzchołku szczeliny, przy $r \rightarrow 0$. Przyjmując n = 1 funkcja przemieszczeń przyjmuje postać $w(r, \theta) = Ar^{1/2} \sin \frac{\theta}{2}$.

Naprężenia we współrzędnych (r,θ) : $\tau_{rz} = G \frac{\partial w}{\partial r}, \ \tau_{\theta z} = \frac{G}{r} \frac{\partial w}{\partial \theta},$ po podstawieniu: $\tau_{rz} = \frac{G}{2} A r^{-1/2} \sin \frac{\theta}{2}, \ \tau_{\theta z} = \frac{G}{2} A r^{-1/2} \cos \frac{\theta}{2}.$ Wprowadzając $A = \frac{K_{III}}{G} \sqrt{\frac{2}{\pi}}$ naprężenia i przemieszczenie:

$$w = \frac{2K_{III}}{G}\sqrt{\frac{r}{2\pi}}\sin\frac{\theta}{2}, \quad \tau_{rz} = \frac{K_{III}}{\sqrt{2\pi r}}\sin\frac{\theta}{2}, \quad \tau_{\theta z} = \frac{K_{III}}{\sqrt{2\pi r}}\cos\frac{\theta}{2}.$$

Są to funkcje w pełni zgodne z przedstawionym rozwiązaniem zagadnienia szczeliny z obciążeniem typu III.

Metoda Williamsa (1952)

– rozwinięcie funkcji naprężeń Airy i naprężeń w szeregi potęgowe. Model: płaszczyzna z kątowym wycięciem równym 2α , układ biegunowy (r, \mathcal{G}) o początku w wierzchołku wycięcia.

Funkcja Airy:
$$F(r, \mathcal{G}) = \sum_{n=1}^{\infty} r^{\lambda_n + 1} f_n(\mathcal{G}).$$



Rozdzielenie czynników: potęga, z wykładnikiem równym $\lambda_n + 1$ (osobliwość rozkładu naprężeń w sąsiedztwie wierzchołka) zależy od warunków brzegowych swobodnej krawędzi, funkcja $f_n(\mathcal{G})$ zależy od obciążenia przełożonego z dala od wycięcia ("w nieskończoności" – far-field stress).

Naprężenia, otrzymane w układzie biegunowym z funkcji Airy:

$$\begin{cases} \sigma_{rr} = \sum_{n=1}^{\infty} r^{\lambda_n - 1} \Big[f_n''(\vartheta) + (\lambda_n + 1) f_n(\vartheta) \Big] \\ \sigma_{\vartheta\vartheta} = \sum_{n=1}^{\infty} r^{\lambda_n - 1} \Big[\lambda_n (\lambda_n + 1) f_n(\vartheta) \Big] \\ \sigma_{r\vartheta} = -\sum_{n=1}^{\infty} r^{\lambda_n - 1} \lambda_n f_n'(\vartheta) \end{cases}$$
Sprawdzenie spełnienia równania biharmonicznego:

$$\nabla^{2}F = \frac{\partial^{2}F}{\partial r^{2}} + \frac{1}{r}\frac{\partial F}{\partial r} + \frac{1}{r^{2}}\frac{\partial^{2}F}{\partial \theta^{2}} = \sigma_{rr} + \sigma_{\theta\theta} = \sum_{n=1}^{\infty} r^{\lambda_{n}-1} \Big[f_{n}''(\theta) + (\lambda_{n}+1)^{2} f_{n}(\theta) \Big]$$
$$\frac{\partial^{2}}{\partial r^{2}} \nabla^{2}F = \sum_{n=1}^{\infty} r^{\lambda_{n}-3} (\lambda_{n}-1)(\lambda_{n}-2) \Big[f_{n}'' + (\lambda_{n}+1)^{2} f_{n} \Big]$$
obliczenia:
$$\frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r} \nabla^{2}F = \sum_{n=1}^{\infty} r^{\lambda_{n}-3} (\lambda_{n}-1) \Big[f_{n}'' + (\lambda_{n}+1)^{2} f_{n} \Big]$$
$$\frac{1}{r^{2}}\frac{\partial^{2}}{\partial \theta^{2}} \nabla^{2}F = \sum_{n=1}^{\infty} r^{\lambda_{n}-3} \Big[f_{n}^{IV} + (\lambda_{n}+1)^{2} f_{n}'' \Big]$$

$$\nabla^{4}F = \left(\frac{\partial^{2}F}{\partial r^{2}} + \frac{1}{r}\frac{\partial F}{\partial r} + \frac{1}{r^{2}}\frac{\partial^{2}F}{\partial \theta^{2}}\right)\nabla^{2}F =$$

Równanie biharmoniczne:

$$= \sum_{n=1}^{\infty} r^{\lambda_n - 3} \left\{ \left(\lambda_n + 1\right)^2 \left[f_n'' + \left(\lambda_n + 1\right)^2 f_n \right] + \left[f_n^{IV} + \left(\lambda_n + 1\right)^2 f_n'' \right] \right\} = 0$$

Spełnienie równania - zerowanie się funkcji, po przekształceniach:

$$f_n^{IV} + 2(\lambda_n^2 + 1)f_n'' + (\lambda_n^2 - 1)^2 f_n = 0, \text{ rozwiązaniem ogólnym jest}$$
$$f_n(\mathcal{G}) = A_n \cos(\lambda_n + 1)\mathcal{G} + B_n \cos(\lambda_n - 1)\mathcal{G} + C_n \sin(\lambda_n + 1)\mathcal{G} + D_n \sin(\lambda_n - 1)\mathcal{G}$$

Dwa pierwsze wyrazy, ze stałymi $A_n i B_n$ tworzą rozwiązanie symetryczne (typ I szczeliny), kolejne, ze stałymi $C_n i D_n$ – rozwiązanie antysymetryczne (typ II szczeliny).

Warunki brzegowe na krawędziach: naprężenia normalne obwodowe oraz styczne zerowe: $\sigma_{gg}|_{g=\pm\alpha} = 0$, $\sigma_{rg}|_{g=\pm\alpha} = 0$, przy dowolnym r > 0, tym samym zachodzi $f_n(\pm \alpha) = 0$, $f'_n(\pm \alpha) = 0$. Podstawienie podanego rozwiązania ogólnego, z rozdzieleniem rozwiązań: symetrycznego i antysymetrycznego tworzy układ równań jednorodnych:

Typ I:
$$\begin{cases} A_n \cos(\lambda_n + 1)\alpha + B_n \cos(\lambda_n - 1)\alpha = 0\\ A_n (\lambda_n + 1)\sin(\lambda_n + 1)\alpha + B_n (\lambda_n - 1)\sin(\lambda_n - 1)\alpha = 0\\ \end{cases}$$
Typ II:
$$\begin{cases} C_n \sin(\lambda_n + 1)\alpha + D_n \sin(\lambda_n - 1)\alpha = 0\\ C_n (\lambda_n + 1)\cos(\lambda_n + 1)\alpha + D_n (\lambda_n - 1)\cos(\lambda_n - 1)\alpha = 0 \end{cases}$$

Rozwiązania niezerowe układów równań jednorodnych mogą być jedynie zależne od stałych współczynników, w przypadku pierwszym stałe *A* i *B* zależne od współczynnika *K*₁, w przypadku drugim stałe *C* i *D* zależne od współczynnika *K*₁₁. Warunkiem istnienia niezerowych rozwiązań jest zerowanie się wyznaczników $(\lambda_n - 1)\sin(\lambda_n - 1)\alpha\cos(\lambda_n + 1)\alpha - (\lambda_n + 1)\cos(\lambda_n - 1)\alpha\sin(\lambda_n + 1)\alpha = 0$ $(\lambda_n + 1)\sin(\lambda_n - 1)\alpha\cos(\lambda_n + 1)\alpha - (\lambda_n - 1)\cos(\lambda_n - 1)\alpha\sin(\lambda_n + 1)\alpha = 0$

Transformacje trygonometryczne \rightarrow przekształcenie odpowiednio do form $\sin 2\lambda_n \alpha + \lambda_n \sin 2\alpha = 0$ oraz $\sin 2\lambda_n \alpha - \lambda_n \sin 2\alpha = 0$,

lub jednolicie:
$$\frac{\sin 2\lambda_n \alpha}{2\lambda_n \alpha} = \pm \frac{\sin 2\alpha}{2\alpha}$$

Jest to problem własny, rozwiązaniem są wartości własne λ odpowiednio problemów: symetrycznego λ_I i antysymetrycznego λ_{II} .



wartości λ_I i λ_{II} w odpowiednich przedziałach.



Wpływ skończonych wymiarów i efektu skali

Sformułowania wybranych problemów mechaniki pękania – naprężenia w otoczeniu szczeliny, obciążenia przyłożone w nieskończonej odległości.

Układy o wymiarach skończonych – rozkłady naprężeń w otoczeniu szczelin niemożliwe w postaci zamkniętej. Przypadki szczególne – rozwiązania w postaci tabel, wykresów lub funkcji parametru – proporcji wymiarów.

Poniżej – wartości współczynników K_I w wybranych układach szczelin i obciążenia, z dwóch podanych wartości jedna dotyczy próbek normowych

1) Szczelina centralna w paśmie rozciąganym

$$K_{I} = \sigma \sqrt{\pi l} \sqrt{\sec \frac{\pi l}{2b}} = \sigma \sqrt{\pi l} \left(\cos \frac{\pi l}{2b} \right)^{-0.5}$$
$$K_{I} = \sigma \sqrt{\pi l} \left[1 + 0.128 \frac{l}{b} - 0.288 \left(\frac{l}{b} \right)^{2} + 1.523 \left(\frac{l}{b} \right)^{3} \right]$$



2) Dwie szczeliny krawędziowe w paśmie rozciąganym $K_I = 1.12\sigma\sqrt{\pi l}$ przy małych ilorazach l/b $K_I = \sigma\sqrt{\pi l} \left[1.12 + 0.2\frac{l}{b} - 1.2\left(\frac{l}{b}\right)^2 + 1.93\left(\frac{l}{b}\right)^3 \right]$



3) Belka trójpunktowo zginana, szczelina krawędziowa

$$K_{I} = \frac{PS}{BW^{1.5}} \left[2.9 \left(\frac{l}{W}\right)^{0.5} - 4.6 \left(\frac{l}{W}\right)^{1.5} + 21.8 \left(\frac{l}{W}\right)^{2.5} - 37.6 \left(\frac{l}{W}\right)^{3.5} + 38.7 \left(\frac{l}{W}\right)^{4.5} \right]$$

