# 理論解を用いた異方性供試体に対する 圧裂試験によって生じる引張応力の解析

堤 隆<sup>1\*</sup>·上堀内亮太<sup>2</sup>·岩下 寬<sup>3</sup>

<sup>1</sup>鹿児島工業高等専門学校 土木工学科(〒899-5193 鹿児島県霧島市隼人町真孝1460-1)
 <sup>2</sup>大阪ガス株式会社 京滋エネルギー事業部(〒600-8815 京都市下京区中堂寺粟田町93)
 <sup>3</sup>鹿児島工業高等専門学校専攻科 土木工学専攻(〒899-5193 鹿児島県霧島市隼人町真孝1460-1)
 \*E-mail: tsutsumi@kagoshima-ct.ac.jp

コンクリートなどの脆性材料の引張強度は円柱供試体の直径軸上に対向する集中荷重を載荷させる圧裂 試験によって求められる.これは、等方性材料の場合は載荷部近傍を除いた載荷軸上には集中荷重と直角 方向に一様な引張応力が生じることによる.しかし、硬い岩などの異方性材料の場合は、一様な引張を示 さないばかりか異方性比や弾性主軸の傾きによって異なる引張応力の分布を示す.本稿では、平面ひずみ 状態での理論解を用いて円柱形供試体に対する圧裂試験によって発生する引張応力の解析を行い、平面応 力状態で行われた既往の解析結果との比較を行う.

Key Words : elasticity, orthotropy, tensile stress, diametral compression test, plane strain condition

# 1. 緒言

コンクリートや硬い岩石などの脆性材料は破壊する前 の塑性変形が小さく,破壊は弾性範囲内で生じる.脆性 材料の引張強度は一般に低く、純粋引張試験を行うため の試験片の作成、チャックによる試験片のつかみや偏心 荷重によるわずかな曲げなどに細心の注意を払う必要が ある. これらの面倒を避けるために、従来より円柱形試 験片を平行な平板によって上下から加圧して圧裂試験を 行い引張強さを求めている. これは、円柱の直径に比し てその奥行き長さがある程度長いと、その両端部を除け ば平面ひずみ状態の二次元問題として扱うことができ, 等方性弾性体では載荷部近傍を除いた載荷軸上には集中 荷重と直角方向に一様な引張応力が弾性解析によって求 められることによる<sup>1)</sup>. 他方, きわめて薄い直交異方性 円板試験片への圧裂試験に対する弾性解析は平面応力状 態下で行われる. Lemmonらは境界上の載荷面積をきわ めて小さくすることによって境界条件を近似させ有限要 素法によって応力と変位の解析を行った<sup>2</sup>. しかしなが ら有限要素法は載荷面積が微小である集中荷重を厳密に 再現できていない. Exadaktylosら<sup>3</sup>はLekhnitskii<sup>4</sup>の複素変 数を用いた直交異方性楕円板の解をこの問題に適用した. この方法は集中荷重を厳密に再現することができるもの の、境界条件式の不足から応力場を完全に求めるまでに

は至っていない.著者らはLekhnitskiiの方法に剛体回転 項の値を特定の値に設定した式を加えることによって, 弾性主軸と載荷軸の間に任意の角度を持つ場合の解析を 可能にした<sup>9</sup>.さらに,集中荷重のみならずLemmonらと 同じ境界条件,すなわち円周に対する載荷幅を2%,4%, 8%として数値計算を行い,結果が一致することも確認 した<sup>9</sup>.

本論文は、圧裂試験で一般的に用いられる供試体の形 状である円柱形をモデル化の対象とする.目視等で断面 内の弾性主軸の方向が確認でき、奥行き方向に弾性主軸 の傾きを持たない直交異方性の供試体について載荷軸上 に生じる引張応力の解析方法を提示し、数値計算例を示 す.

# 2. 基礎方程式

本論文では、図-1に示すような弾性主軸と載荷軸との なす角がφ、弾性主軸方向の弾性係数がそれぞれ*E*<sub>1</sub>, *E*<sub>2</sub>, 半径aの直交異方性円柱供試体の直径軸上に対向する集 中荷重*P*が作用する問題を対象とする.

載荷軸をx,載荷軸に対する面内の直角方向をyとすれば,円柱試験片の境界周縁におけるx軸から左回りの外荷重合力の法線方向nに対するx方向成分およびy方向成

$$X_{n} = \sigma_{x} \cos(n, x) + \tau_{xy} \cos(n, y),$$
  

$$Y_{n} = \tau_{xy} \cos(n, x) + \sigma_{y} \cos(n, y).$$
(1)



図-1供試体の載荷軸と弾性主軸の方向

ここに,

$$\cos(n,x) = \frac{dy}{ds}, \ \cos(n,y) = -\frac{dx}{ds}.$$
 (2)

が成立する.ただし、sは微小要素の境界上の長さを表す.これらの成分 $X_m, Y_n$ が与えられるとき、応力、変位を求めるための複素関数 $\phi_{k(z,k)}$ の満足すべき条件は次のように表される<sup>4</sup>.

$$2\operatorname{Re}[\mu_{1}\Phi_{1}(z_{1}) + \mu_{2}\Phi_{2}(z_{2})] = \int_{0}^{s} X_{n}ds,$$
  

$$2\operatorname{Re}[\Phi_{1}(z_{1}) + \Phi_{2}(z_{2})] = -\int_{0}^{s} Y_{n}ds.$$
(3)

なお、応力成分の、の、ないは次式により表される.

$$\sigma_{x} = 2 \operatorname{Re} \left[ \mu_{1}^{2} \Phi_{1}'(z_{1}) + \mu_{2}^{2} \Phi_{2}'(z_{2}) \right],$$
  

$$\sigma_{y} = 2 \operatorname{Re} \left[ \Phi_{1}'(z_{1}) + \Phi_{2}'(z_{2}) \right],$$
  

$$\tau_{xy} = -2 \operatorname{Re} \left[ \mu_{1} \Phi_{1}'(z_{1}) + \mu_{2} \Phi_{2}'(z_{2}) \right].$$
(4)

ここに, Reは括弧内の複素関数の実部を, 複素関数に 付く'はzに関する一階の微分を表す. a'<sub>ij</sub>(i, j=1, 2, 3, 6)を 図-2 (a)に示すような十分な奥行きがある平面ひずみ状 態での弾性コンプライアンスとすると, 次式のような関 係がある.

$$\begin{aligned} \varepsilon_{x} &= a'_{11}\sigma_{x} + a'_{12}\sigma_{y} + a'_{13}\sigma_{z}, \\ \varepsilon_{y} &= a'_{12}\sigma_{x} + a'_{22}\sigma_{y} + a'_{23}\sigma_{z}, \\ \varepsilon_{z} &= a'_{13}\sigma_{x} + a'_{23}\sigma_{y} + a'_{33}\sigma_{z}, \\ \gamma_{xy} &= a'_{66}\tau_{xy}, \gamma_{yz} = \gamma_{zx} = 0. \end{aligned}$$
(5)

ここに*ε*, γはそれぞれ添字方向の垂直ひずみ, せん断ひ ずみを表す.式(4)中の複素パラメータ μ, μ2は次式の特 性方程式の複素根として求められる.

$$a'_{11}\mu^{4} - 2a'_{16}\mu^{3} + (2a'_{21} + a'_{66})\mu^{2} - 2a'_{26}\mu + a'_{22} = 0.$$
 (6)

図-2 (b)に示すような奥行きのない平面応力状態下で弾性主軸と座標軸が一致するとき( $\varphi$ =0)の弾性コンプライアンス $a^{0}_{ii}(i,j=1,2,6)$ は以下のように表される.

$$a^{0}{}_{11} = (1 - v_{13}v_{31})/E_{1},$$

$$a^{0}{}_{22} = (1 - v_{23}v_{32})/E_{2},$$

$$a^{0}{}_{12} = -(v_{12} + v_{23}v_{32})/E_{1},$$

$$a^{0}{}_{66} = 1/G, a^{0}{}_{16} = a^{0}{}_{26} = 0.$$
(7)

また、 $a^0_{33}$ は奥行き方向の弾性係数である.座標軸と弾性主軸に任意の傾き $\varphi$ がある場合、平面応力状態での弾性コンプライアンス $a_{ii}(i,j=1,2,6)$ は以下のようになる.

$$a_{11} = a^{0}_{11} \cos^{4} \varphi + (2a^{0}_{12} + a^{0}_{66})\sin^{2} \varphi \cos^{2} \varphi + a^{0}_{22} \sin^{4} \varphi + (a^{0}_{16} \cos^{2} \varphi + a^{0}_{26} \sin^{2} \varphi)\sin 2\varphi, a_{22} = a^{0}_{11} \sin^{4} \varphi + (2a^{0}_{12} + a^{0}_{66})\sin^{2} \varphi \cos^{2} \varphi + a^{0}_{22} \cos^{4} \varphi - (a^{0}_{16} \sin^{2} \varphi + a^{0}_{26} \cos^{2} \varphi)\sin 2\varphi, a_{12} = a^{0}_{12} + (a^{0}_{11} + a^{0}_{22} - 2a^{0}_{12} - a^{0}_{66}) \times \sin^{2} \varphi \cos^{2} \varphi + \frac{1}{2} (a^{0}_{26} - a^{0}_{16})\sin 2\varphi \cos 2\varphi, a_{66} = a^{0}_{66} + 4 (a^{0}_{11} + a^{0}_{22} - 2a^{0}_{12} - a^{0}_{66}) \times \sin^{2} \varphi \cos^{2} \varphi + 2 (a^{0}_{26} - a^{0}_{16})\sin 2\varphi \cos 2\varphi, a_{16} = \begin{bmatrix} a^{0}_{22} \sin^{2} \varphi - a^{0}_{11} \cos^{2} \varphi \\ + 2 (a^{0}_{26} - a^{0}_{16})\sin 2\varphi \cos 2\varphi \end{bmatrix} \\ \times \sin 2\varphi + a^{0}_{16} \cos^{2} \varphi (\cos^{2} \varphi - 3\sin^{2} \varphi) + a^{0}_{26} \sin^{2} \varphi (3\cos^{2} \varphi - \sin^{2} \varphi), a_{26} = \begin{bmatrix} a^{0}_{22} \cos^{2} \varphi - a^{0}_{11} \sin^{2} \varphi \\ - \frac{1}{2} (2a^{0}_{12} + a^{0}_{66})\cos 2\varphi \end{bmatrix} \\ \times \sin 2\varphi + a^{0}_{16} \sin^{2} \varphi (3\cos^{2} \varphi - \sin^{2} \varphi) \\ + a^{0}_{26} \cos^{2} \varphi (\cos^{2} \varphi - 3\sin^{2} \varphi) \end{bmatrix}$$
(8)

さらに、これらを用いて式(5)中の平面ひずみ状態下の 弾性コンプライアンス*a*′<sub>*i*</sub>,は以下の式で求められる.

$$\begin{array}{c} a'_{ij} = a_{ij} - \frac{a_{i3}a_{j3}}{a^{0}_{33}} \ (i, j = 1, 2, 6), \\ a'_{33} = 0. \end{array} \right\}$$
(9)



図-2平面ひずみ状態と平面応力状態

本論文ではz方向に奥行きのある円柱形供試体を扱うの で平面ひずみ状態の下でモデル化を行う.

# 3. 問題の定式化

面外方向に弾性主軸の傾きを持たない直交異方性円 柱の直径方向に集中荷重*P*が作用する問題の定式化を行 う.外部境界上の*x*, *y*方向の合応力は次式のように項数 *M*のフーリエ級数に展開される.

$$\int_{0}^{s} X_{n} ds = \beta_{0} + \sum_{m=1}^{M} \left( \beta_{m} e^{im\theta} + \overline{\beta}_{m} e^{-im\theta} \right),$$

$$-\int_{0}^{s} Y_{n} ds = \alpha_{0} + \sum_{m=1}^{M} \left( \alpha_{m} e^{im\theta} + \overline{\alpha}_{m} e^{-im\theta} \right).$$
(10)

ここに上付きのバーは複素共役を表す. x軸上に対向する集中荷重Pが作用する場合,  $\alpha_m$   $\beta_m$ は以下のようになる.

$$\alpha_m = 0, \ \beta_m = -\frac{imP}{2\pi} \{ 1 - (-1)^m \}.$$
 (11)

**図-3** に示すような長軸a, 短軸bの直交異方性楕円板の 複素応力関数は次式のような級数で展開される<sup>4</sup>.

$$\Phi_{1}(z_{1}) = A_{0} + A_{1}z_{1} + \sum_{m=1}^{M} A_{m}P_{1m}(z_{1}),$$

$$\Phi_{2}(z_{2}) = B_{0} + B_{1}z_{2} + \sum_{m=1}^{M} B_{m}P_{2m}(z_{2}).$$
(12)

ここに、 $P_{km}(z_k)$  (k=1,2)は $z_k$ のm次のべき級数で、次式で表される.



$$P_{km}(z_{k}) = -\frac{1}{(a - i\mu_{k}b)^{m}} \times \left\{ \left( z_{k} + \sqrt{z_{k}^{2} - a^{2} - \mu_{k}^{2}b^{2}} \right)^{2} + \left( z_{k} - \sqrt{z_{k}^{2} - a^{2} - \mu_{k}^{2}b^{2}} \right)^{2} \right\} (13)$$

$$(k = 1, 2).$$

この問題では円柱供試体を対象としているので計算では *a=b*とおけばよい. 複素変数z<sub>k</sub>およびべき級数*P*<sub>km</sub>(z<sub>k</sub>)は円 柱境界上で以下の式になる.

$$z_{k} = \frac{1}{2} \left\{ \left( a - \mu_{k} b \right) e^{i\theta} + \left( a + i\mu_{k} b \right) e^{-i\theta} \right\},$$

$$P_{km} = -\left( e^{im\theta} + t_{k}^{m} e^{-im\theta} \right),$$

$$t_{k} = \frac{a + i\mu_{k} b}{a - i\mu_{k} b}.$$

$$(k = 1, 2)$$

$$(14)$$

複素関数**の**(な)を用いると、合応力は次式で表される.

$$\int_{0}^{s} X_{n} ds = \operatorname{Re}\left[\mu_{1} \Phi_{1}(z_{1}) + \mu_{2} \Phi_{2}(z_{2})\right],$$

$$-\int_{0}^{s} Y_{n} ds = \operatorname{Re}\left[\Phi_{1}(z_{1}) + \Phi_{2}(z_{2})\right].$$
(15)

式(15)に式(14)を代入して境界上の合応力を与える式をつ くり,式(10) と $e^{im\theta}$ ,  $e^{-im\theta}$  ( $1 \le m \le M$ )の項同士の係数を 比較して次式を得る.

$$A_{1} + B_{1} + \overline{A}_{1} + \overline{B}_{1} = \frac{1}{a} (\alpha_{1} + \overline{\alpha}_{1}),$$

$$\mu_{1}A_{1} + \mu_{2}B_{1} + \overline{\mu}_{1}\overline{A}_{1} + \overline{\mu}_{2}\overline{B}_{1}$$

$$= \frac{1}{ib} (\overline{\alpha}_{1} - \alpha_{1}) = \frac{1}{a} (\beta_{1} + \overline{\beta}_{1}),$$

$$\mu_{1}^{2}A_{1} + \mu_{2}^{2}B_{1} + \overline{\mu}_{1}^{2}\overline{A}_{1} + \overline{\mu}_{2}^{2}\overline{B}_{1}$$

$$= \frac{1}{ib} (\overline{\beta}_{1} - \beta_{1}), \quad (m = 1)$$

$$(16)$$

$$\begin{array}{l}
A_{m} + B_{m} + \overline{t}_{1}^{m} \overline{A}_{m} + \overline{t}_{2}^{m} \overline{B}_{m} = -\alpha_{m}, \\
\mu_{1} A_{m} + \mu_{2} B_{m} + \overline{\mu}_{1} \overline{t}_{1}^{m} \overline{A}_{m} + \overline{\mu}_{2} \overline{t}_{2}^{m} \overline{B}_{m} \\
= -\beta_{m}, \\
t_{1}^{m} A_{m} + t_{2}^{m} B_{m} + \overline{A}_{m} + \overline{B}_{m} = -\overline{\alpha}_{m}, \\
\mu_{1} t_{1}^{m} A_{m} + \mu_{2} t_{2}^{m} B_{m} + \overline{\mu}_{1} \overline{A}_{m} + \overline{\mu}_{2} \overline{B}_{m} \\
= -\overline{\beta}_{m}. \\
(m \ge 2)
\end{array}$$

$$(17)$$

m=1の場合はA<sub>1</sub>とB<sub>1</sub>のそれぞれ実部と虚部の合わせて4 つの未知数に対して式が3つであるためにこれを解くこ とができない.そこで、剛体回転を0とする条件を入れ ることで次式が導かれる<sup>5</sup>.

$$\begin{pmatrix} q_1 - \mu_1 p_1 \end{pmatrix} A_1 + \begin{pmatrix} q_2 - \mu_2 p_2 \end{pmatrix} B_1 + \begin{pmatrix} \overline{q}_1 - \overline{\mu}_1 \overline{p}_1 \end{pmatrix} \overline{A}_1 + \begin{pmatrix} \overline{q}_2 - \overline{\mu}_2 \overline{p}_2 \end{pmatrix} \overline{B}_1 = 0.$$
 (18)

ただし,

$$p_{1} = a'_{11}\mu_{1}^{2} + a'_{12}, \quad p_{2} = a'_{11}\mu_{2}^{2} + a'_{12}, q_{1} = (a'_{12}\mu_{1}^{2} + a'_{22})/\mu_{1}, q_{2} = (a'_{12}\mu_{2}^{2} + a'_{22})/\mu_{2}.$$

$$(19)$$

式(16)に式(18)を加えることによって、A<sub>1</sub>、B<sub>1</sub>が完全に導かれることになる.

### 4. 数値計算例

図-4は弾性主軸と載荷方向のなす角がの=0°, 15°, 30°, 45°, 60°, 75°, 90°のときに載荷軸上に発生する引張応 力の分布を等方性のときに載荷軸上に一様に発生する引 張応力P/(πa)で基準化したものである. (a)はE 2/E 1=2.0, (b)はE2/E1=5.0の場合について示しており、奥行き方向の 弾性係数はE1と等しく設定した. 境界条件のフーリエ級 数の項数Mは平面応力状態での解析で十分な精度が得ら れた250とした<sup>9</sup>. いずれの場合も載荷軸上での引張応力 の分布は左右対称となっている. φ=0°,15°,75°,90°のとき はx/a=0.9より外側で最大値が、供試体中央で最小値が発 生している. q=30°からq=60°ではx/a=0.98付近に平面応 力状態での解析のと同様に、ごく狭い範囲で最大値が発 生している. 平面応力状態での解析では、載荷幅を円周 に対して8%、4%、2%としたときの理論解に基づく解析、 有限要素解析ともに、この位置での最大値は見られなか った<sup>0</sup>. このことから、集中荷重のみで見られるこの現 象はステップ関数で表される境界条件をフーリエ級数に 展開した際に生じるギブス現象によるノイズと考えられ、 供試体中央に発生する極大値を最大値として扱うことが 適切と考えられる.  $\varphi=0^{\circ}$ , 45°, 90°での引張応力の最大 値は $E_2/E_1=2.0$ でそれぞれ等方性の1.55倍, 1.31倍, 1.02倍 に対し,  $E_2/E_1=5.0$ ではそれぞれ3.08倍, 1.49倍, 0.86倍と なっている.  $\varphi=0^{\circ}$ すなわち弾性係数が小さい方向に載荷 した状態では $E_2/E_1=5.0$ の方が $E_2/E_1=2.0$ よりも引張応力の 最大値が大きくなっている.  $\varphi=45^{\circ}$ でも $E_2/E_1=5.0$ の方が  $E_2/E_1=2.0$ よりも引張応力の最大値は大きくなっているが,  $\varphi=0^{\circ}$ に比べると最大値の増加のは小さい. 逆に $\varphi=90^{\circ}$ す なわち弾性係数の大きい方向に載荷した状態では $E_2/E_1$ =5.0の方が $E_2/E_1=2.0$ よりも引張応力の最大値が小さくな っている.



図-4弾性主軸の方向と引張応力の分布

図-5はq=0°, 45°, 90°のときに平面ひずみ状態および 平面応力状態下で載荷軸上に生じる引張応力の分布を等 方性の場合に発生する一様な引張応力P(m)で基準化し たものである. (a)はE<sub>2</sub>/E<sub>1</sub>=2.0, (b)はE<sub>2</sub>/E<sub>1</sub>=5.0の場合につ いて示しており,いずれも実線が平面ひずみ状態,破線 が平面応力状態を表す.平面ひずみ状態,平面応力状態 ともにq=0°, 90°のときにx/a=0.95付近で最大値が発生し, 供試体中央で極小値が発生している.また, q=45°のと きには供試体中央で最大値が発生している. q=0°のとき は平面応力状態よりも平面ひずみ状態の方が発生する引 張応力の最大値が大きい.  $\varphi$ =45°のときもわずかに平面 ひずみ状態の方が平面応力状態よりも発生する引張応力 の最大値が大きいが,逆に $\varphi$ =90°のときは平面応力状態 の方が平面ひずみ状態よりも発生する引張応力の最大値 がは大きい. また, $\varphi$ =0°,90°では, $E_2/E_1$ =2.0よりも  $E_2/E_1$ =5.0のほうが平面応力状態と平面ひずみ状態で生じ る引張応力の最大値の差が大きい.



 $q=0° \geq 90°$ について異方性比と引張応力の最大値を等 方性の場合に生じる引張応力 $P(\pi)$ で基準化したものと の関係を図-6に示す.ともに実線は平面ひずみ状態を, 破線は平面応力状態を表す.q=0°,すなわち弾性係数 の小さい方向に集中荷重を作用させると、平面ひずみ状 態、平面応力状態ともに異方性比が大きくなるにしたが って引張応力の最大値も大きくなっている.また、平面 ひずみ状態で発生する最大引張応力は平面応力状態で発 生するものよりも大きく、異方性比が大きくなるにした がって両者の差も大きくなっている. $E_2/E_1=5.0$ では平面 応力状態では等方性の場合の約2.8倍程度の引張応力の 最大値が発生しているのに対し、平面ひずみ状態では約 3.1倍の引張応力の最大値が発生している. φ=90°, すな わち弾性係数の大きい方向に集中荷重を作用させると, 異方性比が大きくなるにしたがって平面応力状態では異 方性比2.5倍,平面ひずみ状態では異方性比2.2倍付近ま では引張応力の最大値はわずかに増加するが,それを超 えると減少に転じている.そして,φ=0°のときとは逆 に平面ひずみ状態で発生する引張応力の最大値の方が平 面応力状態で発生するものよりも小さい. *E*<sub>2</sub>/*E*<sub>1</sub>=5.0では 平面応力状態では等方性の場合とほぼ等しい引張応力の 最大値が発生しているのに対し,平面ひずみ状態では約 0.86倍の引張応力の最大値が発生している.このことか ら,特に異方性比の大きい材料に対し弾性係数の小さい 方向に載荷を行って引張強度を求める場合,既往の論文 に示されている平面応力状態で得られた結果を用いると きには割り増しを行って評価する必要がある.



# 5. 結言

直交異方性材料への圧裂試験に対し、理論解を用いた 解析がExadaktylosらによって、有限要素解析による解析 がLemmonらによって発表された.これらは平面応力状 態の下で行われたものであるから、薄い供試体片に対す る試験に適用が限られていた.

本論文では、Lekhnitskiiの理論解に不足した式を補い 平面ひずみ状態でこの問題のモデル化を行った.このこ とによって、直交異方性材料について円柱形供試体を用 いた圧裂試験において生じる引張応力の数値解析が可能 となった.さらに、有限要素法では不可能であった集中 応力の再現性も可能にした.

数値計算例では、載荷軸上に生じる引張応力は平面応 力状態と同様に載荷軸と弾性主軸のなす角によって異な った分布となることが示された.さらに、弾性主軸方向 に集中荷重を載荷した場合、平面応力状態と平面ひずみ 状態では発生する引張応力の大きさが異なり、異方性比 が大きくなるほど両者の最大値の差が大きくなることも

# 示された.

謝辞:本論文を執筆するにあたり株式会社ダイヤコンサ ルタント岩本直樹氏,川崎地質株式会社市原浩司氏に多 くの助言を頂いた.感謝申し上げます.

## 参考文献

- 1) 川本眺万:応用弹性学, p.98, 共立出版, 1968.
- Lemmon, R. K. and Blackketter, D. M. : Stress Analysis of an Orthotropic Material under Diametral Compression, *Experimental Mechanics*. 36, pp. 204-211, 1996.
- Exadaktylos, G. E. and Kaklis, K.N. : Applications of an explicit solution for the transversely isotropic circular disc compressed diametrically, *Int. J. of Rock Mech. and Mining Sci.*, 38, pp.227-243, 2001.
- 4) Lekhnitskii, S.G.: Anisotropic Plate, p. 141, Gordon & Breach, 1968.
- 5) 川久保昌平,堤 隆,平島健一:任意分布の荷重を受ける 異方性だ円板の応力,変位場,日本機械学会論文集(A 編), 62(599), pp.1626-1633,1996.
- Tsutsumi, T. and Hirashima, K. : Analysis of Orthotropic Circular Disks and Rings under Diametrical Loading, *Structural Eng. and Mech.*, 9(1), pp. 37-50, 2000.

# ANARYSIS FOR TENSILE STRESS OCCURRED UNDER DIAMETRAL COMPRESSION TEST USING THEORITICAL ORTHOTROPIC SOLUTION

# Takashi TSUTSUMI, Ryota KAMIHORIUCHI and Hiroshi IWASHITA

In this study, the solution for orthotropic disk under plane strain condition is induced. The solution is induced with complex stress functions. These stress functions were induced by Lekhnitskii and expanded by one of authors before. For the diametral compression test, the finite element method has difficulities to represent the concentrated force. On the contrary, the method shown in this study can exactly represent the concentrated force. Some numerical results are shown and compared with results obtained under plane stress condition, and the differences between the tensile stresses occured under plane strain condition and those occured under plane stress condition increases as the orthotropy ratio increases for some cases.