

スプリットおよびリング=テスト供試体の応力分布における  
およびカップルストレスの影響

京都大学工学部 正員 丹羽義次  
京都大学工学部 正員 小林昭一  
京都大学大学院 学生員 ○福井卓雄

岩、コンクリートなどの引張強度試験として行われている、スプリットおよびリング=テスト供試体内部の応力分布におけるカップルストレスの影響を論ずる。

材料の強度試験を行なう場合には、載荷時にさける供試体内部の応力分布を知ることが基本的である。スプリットおよびリング=テスト供試体の応力分布について、古典弹性論にもとづく解析がなされている。良く知られているように、古典弹性論もしくは一般的に古典連續体理論では材料は微小体積要素によりて均質であると仮定している。すなはち体積要素をある点のまわりに無限に小さくしていとき、密度が一定のままで保たれると仮定している。岩、コンクリートなどの構造性の材料ではこの仮定は成立しない。体積要素をある大きさより小さくしていくと、内部の不均一性による密度は激しく振動する値をとるだろう。このような材料では内部の構造性を巨視的に意味でも何らかの形で取り入らねばならない。とくに、材料内部の不均一性の平均的長さ、たとえば、構成粒子の大きさとか粒子相互間の平均的距離、が問題となる状態の長さに比較できるようななどとすれば、このような材料の構造性は無視できない影響を持つであろう。

材料の不均一性を考慮に入れて一般化された連続体理論として、カップルストレス理論、micromorphic理論がある。Eringen, Cowinによれば、カップルストレス理論はmicromorphic理論の極限であり、さらに古典弹性論はカップルストレス理論の極限である。材料内部の構成粒子の回転に対する自由度は、micromorphic理論、カップルストレス理論古典弹性論の順に減少する。

ここでは、カップルストレス弹性論に基づいてスプリットおよびリング=テスト供試体の応力解析を行なう。

Mindlinによれば、平面歪のとき、応力は2つのポテンシャル関数中、中に下、で表わされる。

$$(1) \quad T^{\alpha\beta} = \varepsilon^{3\alpha r} \varepsilon^{3\beta s} \phi |_{rs} + \varepsilon^{3\alpha s} \phi |_r^\beta, \quad \mu_{3\alpha} = \phi |_\alpha$$

ここで、 $T^{\alpha\beta}$ 、 $\mu_{3\alpha}$ は Cauchy 応力およびカップルストレス、 $\varepsilon^{3\alpha r}$ ；交代テンソル、 $\phi |_\alpha$ 、 $\phi |^\beta$ は 芝変微分および反芝変微分を表わす。

ポテンシャル関数中、中は釣合条件、適合条件と1次の方程式を満足せねばならない。

$$(2) \quad \nabla^4 \phi = 0, \quad (1 - l^2 \nabla^2) \nabla^2 \phi = 0$$

$$(3) \quad (1 - l^2 \nabla^2) \phi |_\alpha = -2(1 - l^2) l^2 \varepsilon_{3\alpha\beta\gamma} g^{\beta\gamma} \nabla^2 \phi |_r$$

$$= \text{E}, \quad q_{\text{ext}} \text{ は 斜量テンソル}, \quad \Delta^2 \phi = \frac{1}{\sqrt{q}} \frac{\partial}{\partial x} \left( \sqrt{q} \frac{\partial \phi}{\partial x} \right), \quad q = \det |q_{ij}|$$

式(2), (3) は 古典弾性論の Airy の応力関数を満足すべき方程式と同じである。実際、式(2), (3) の方程式系において、 $l=0$  と置けば 中は意味をもたなくなり、古典弾性論に対する方程式と同じになる。 $l$  は材料の曲げ剛性に関するパラメーターであり、長さの次元を持つ。たとえば、大理石のような構成粒子が密につま、E構造を持つ材料では、 $l$  は平均粒径のほぼ  $2/3$  くらいの大きさを持つと言われている。しかし、 $l$  の測定については実験的な確認はまだほとんどない。

方程式系(2), (3) を満足する中、中を求め、適当な境界条件のもとで未定係数を決定すれば、応力分布が得られる。例として、スプリットテスト供試体の応力分布を(図1), (図2)に示す。

(図1) は 応力分布における材料定数  $l/a$  の影響を表す。それが大きくなる程、荷重載荷面上の応力は絶対値が減少し、これに垂直な面上の応力は平均化される。 $l/a = 0.2$  のとき、中心付近では、引張応力は古典弾性論による値の約 50%，圧縮応力は約 80% となる。

(図2) は  $l/a = 0.2$  のとき、応力分布におけるボアソン比  $\nu$  の影響を表す。式(3)からも知られるように、カッフルストレス理論では、 $l = 0.2$  ないとさには、応力分布におけるボアソン比の影響が表わされる。一般にボアソン比が大きくなると、引張応力、圧縮応力ともに大きくなる。しかし、その影響はあまり大きくなり。

(図3) は 中心部の応力をつけて、材料定数  $l$  とボアソン比の効果を示したものである。 $l/a$  の増大による応力の減少とボアソン比の効果が理解されよう。

結論として、カッフルストレス理論により導入される曲げ剛性定数  $l$  は応力分布に対して大きな効果をもつ。これららの結果は現在行なわれている引張強度試験に対して小さながらの恩恵を与えるであろう。

参考文献: Eringen, A. C.: Theory of Micropolar Elasticity, Chap. 7 in FRACTURE II, H. Liebowitz (Ed.), pp. 621-729, Academic Press (1968)

