論文 No.02-0532

偏平回転だ円体状介在物を有する厚板の曲げ*

鄭 穎*1, 土田 栄一郎*2, 荒 居 善 雄*2

Stresses in a Thick Plate Containing an Oblate Spheroidal Inclusion Under Bending

Ying ZHENG, Eiichiro TSUCHIDA*3 and Yoshio ARAI

** Department of Mechanical Engineering, Saitama University, 225 Shimo Okubo, Saitama-shi, Saitama, 338-8570 Japan

In the previous paper, we presented an axisymmetric solution for the stresses and displacements in an elastic thick plate containing an oblate spheroidal inclusion under axisymmetric bending around the z axis normal to the surface of the thick plate. In the present paper, we studied an asymmetric solution for an elastic thick plate containing an oblate spheroidal inclusion under transverse bending. Numerical results are given for different values of size, aspect ratio and stiffness ratio. The stress distributions around inclusion are shown graphically, and are compared with the axisymmetric results.

Key Words: Elasticity, Micromechanics, Stress Concentration, Thick Plate, Inclusion, Oblate Spheroidal Inclusion

1. はじめに

FRP, 傾斜機能材料, セラミックスなど種々の先端 複合材料が開発された.このような複合材料の強度は 介在物の大きさ,弾性係数,形状,作用する荷重の種 類などに大きく依存するのでその応力場を明らかにす ることは非常に重要である.

曲げ荷重を受ける問題では,1953年 Das が球状介 在物を有する無限体の問題⁽¹⁾を解析し,Ling-Tsai が Michellの応力関数を用いて厚板に偏心して球状介在 物が存在する場合の円周曲げの問題⁽²⁾を解析した.

一般に,一軸回りの曲げ荷重を受ける弾性体の非軸対称問題は困難である。土田らはさらに1976年球状介 在物を有する厚板の一軸回りの曲げ⁽³⁾について解析 した。

本研究は、厚板内に偏平回転だ円体状介在物が存在 し、無限遠方において、一軸回りに曲げ荷重を受ける 非軸対称問題を Papcovich-Neuber の変位関数を用 い,三次元弾性論に基づいて厳密に解析したものである.

解析においては、Papcovich-Neuberの変位関数 $\varphi_0, \varphi_1, \varphi_2, \varphi_3$ を用い、回転だ円体調和関数および円柱 調和関数を与え、異なる座標系で表された解を互いに 座標変換することによって、介在物境界面の境界条件 と厚板上下面の境界条件を同時に満足させた。本解は (1)方位角γに関係しない二軸一様曲げ荷重と(2) 方位角γに関係する二軸逆対称曲げ荷重に二分でき るので、それぞれに対応する解を軸対称解、非軸対称 解として別々に求めた後、両者を重ね合わせた。軸対 称解に対しては文献⁽⁴⁾で与えられている。さらに、理 論解に基づいて数値計算を行い、介在物近傍の応力分 布並びに最大応力に及ぼす介在物の大きさ、形状比お よび剛性率比による影響を明らかにした。また二軸一 様曲げを受ける場合と比較した。

2. 解 析 方 法

図1に示すように、板厚の半分を単位長さとし、す べての長さの基準にとり、偏平回転だ円体状介在物の 長軸、短軸の長さおよび焦点間距離をそれぞれ2a, 2b,2cとし、母材および介在物の横弾性係数をそれぞ れG,Gまた、ポアソン比をν、⊽とする、偏平回転

^{*} 原稿受付 2002 年 4 月 26 日.

^{*&}lt;sup>1</sup> 正員, 埼玉大学大学院理工学研究科(毎 338-8570 さいたま 市下大久保 255).

^{*2} 正員, 埼玉大学工学部.

E-mail: tsuchida@mech.saitama-u.ac.jp

だ円体状介在物の中心 O を座標原点として円柱座標 (r, θ, z)と偏平回転だ円体座標 (a, β, γ)を用いれば, 両座標の間には次のような関係がある.

 $z = c \sinh \alpha \cos \beta = c \xi \eta$

 $\mathcal{Z} \subset \mathcal{T} \xi = \sinh \alpha, \ \bar{\xi} = \cosh \alpha, \ \eta = \cos \beta, \ \bar{\eta} = \sin \beta \ \mathcal{T}$

直角座標のもとで Papcovich-Neuber の変位関数 $\varphi_0, \varphi_1, \varphi_2, \varphi_3$ を用いて変位を次のように表せば,これ は三次元弾性基礎方程式の解となる.

$$2Gu_{x} = \frac{\partial}{\partial x}(\varphi_{0} + x\varphi_{1} + y\varphi_{2} + z\varphi_{3}) - 4(1 - \nu)\varphi_{1}$$

$$2Gu_{y} = \frac{\partial}{\partial y}(\varphi_{0} + x\varphi_{1} + y\varphi_{2} + z\varphi_{3}) - 4(1 - \nu)\varphi_{2}$$

$$2Gu_{z} = \frac{\partial}{\partial z}(\varphi_{0} + x\varphi_{1} + y\varphi_{2} + z\varphi_{3}) - 4(1 - \nu)\varphi_{3}$$

$$\nabla^{2}\varphi_{0} = \nabla^{2}\varphi_{1} = \nabla^{2}\varphi_{2} = \nabla^{2}\varphi_{3} = 0$$
.....(2)

(2)

ここで, *u_x*, *u_y*, *u_z* はそれぞれ *x*, *y*, *z*方向の変位成 分. *G* は横弾性係数、 *v* はポアソン比である.

偏平回転だ円体状介在物の境界面で完全接着である とすれば、境界条件は以下のようになる.

$$(u_{7})_{a=a_{0}} = (\overline{u}_{7})_{a=a_{0}}, (\sigma_{a})_{a=a_{0}} = (\overline{\sigma}_{a})_{a=a_{0}}$$
$$(\tau_{a\beta})_{a=a_{0}} = (\overline{\tau}_{a\beta})_{a=a_{0}}, (\tau_{a\gamma})_{a=a_{0}} = (\overline{\tau}_{a\gamma})_{a=a_{0}}$$
$$\cdots \cdots \cdots \cdots (4)$$

 $\sigma_x = kz, \sigma_y = \sigma_z = \tau_{xy} = \tau_{yz} = \tau_{zx} = 0$ ………(5) ここで, k = 3/2M であり, "一"の記号は介在物に関



Fig.1 Coordinate system

する諸量を表す.

Ο を原点として変位関数 φ₀, φ₃ に以下のような調 和関数を与える.

$$[A] \begin{cases} \varphi_{0} = -\frac{(1-2\nu)}{24(1+\nu)} kc^{3} \xi \eta (2\xi^{2} \eta^{2} - 3\overline{\xi}^{2} \overline{\eta}^{2}) \\ + \frac{1-2\nu}{8(1-\nu)} kc^{3} \xi \eta \overline{\xi}^{2} \overline{\eta}^{2} \cos 2\gamma \\ \varphi_{3} = -\frac{k}{8(1+\nu)} c^{2} (2\xi^{2} \eta^{2} - \overline{\xi}^{2} \overline{\eta}^{2}) \\ + \frac{k}{8(1-\nu)} c^{2} \overline{\xi}^{2} \overline{\eta}^{2} \cos 2\gamma \end{cases}$$

変位関数 [A] より導かれる変位および応力を直角 座標で表された変位,応力成分は以下のようになる.

$$2Gu_{z} = \frac{1}{1+\nu} kxz, 2Gu_{y} = -\frac{\nu}{1+\nu} kyz$$
$$2Gu_{z} = -\frac{1}{2(1+\nu)} k\{x^{2} + \nu(z^{2} - y^{2})\}$$

 $\dots (7)$

 $\sigma_x = kz, \ \sigma_y = \sigma_z = \tau_{xy} = \tau_{yz} = \tau_{zx} = 0$

したがって,境界条件(iii)は自動的に満足される. 変位関数[A]からわかるように y 軸回りの曲げは γに関係しない二軸一様曲げ荷重と γ に関係する二 軸逆対称曲げ荷重に二分できるので,それぞれに対応 する解を軸対称解,非軸対称解として別々に求めた後, 両者を重ね合わせて求めることにする.

2・1 軸対称解 アに無関係な軸対称問題に対し ては文献⁽⁴⁾ で *M*/2 の軸対称曲げとして得られる.

2・2 非軸対称解 γ に関係する二軸逆対称曲げ 荷重を受ける非軸対称問題に対する境界条件は以下の ようになる.

 $(\sigma_z)_{z=\pm 1} = (\tau_{rz})_{z=\pm 1} = (\tau_{z\theta})_{z=\pm 1} = 0$ (8)

$$(u_{a})_{a=a_{0}} = (\overline{u}_{a})_{a=a_{0}}, (u_{\beta})_{a=a_{0}} = (\overline{u}_{\beta})_{a=a_{0}}$$
$$(u_{\gamma})_{a=a_{0}} = (\overline{u}_{\gamma})_{a=a_{0}}, (\sigma_{a})_{a=a_{0}} = (\overline{\sigma}_{a})_{a=a_{0}}$$
$$(\tau_{a\beta})_{a=a_{0}} = (\overline{\tau}_{a\beta})_{a=a_{0}}, (\tau_{a\gamma})_{a=a_{0}} = (\overline{\tau}_{a\gamma})_{a=a_{0}}$$

(iii) 無限遠方
$$r \to \infty$$
 において
 $\sigma_x = -\sigma_y = \frac{1}{2}kz, \sigma_z = \tau_{xy} = \tau_{yz} = \tau_{zx} = 0$
.....(10)

境界条件(i), (ii), (iii)を満足させる解として変 位関数 φ_0 , φ_1 , φ_2 , φ_3 に次のような調和関数を与える. 母材領域 ($\alpha > \alpha_0$) において

 $\left[\varphi_{3}=k\int_{0}^{\infty}\lambda\psi_{5}(\lambda)J_{2}(\lambda r)\cosh(\lambda z)\cos 2\theta d\lambda\right]$

.....(13)

介在物領域(a < a₀)において

$$\begin{bmatrix} \mathbf{V} \mathbf{W} \end{bmatrix} \begin{cases} \varphi_0 = k \sum_{n=1}^{\infty} \overline{C}_n p_{2n+1}^2(\xi) P_{2n+1}^2(\eta) \cos 2\gamma \\ \varphi_1 = k \sum_{n=2}^{\infty} \overline{D}_n p_{2n}^1(\xi) P_{2n}^1(\eta) \cos \gamma \\ \varphi_2 = -k \sum_{n=2}^{\infty} \overline{D}_n p_{2n}^1(\xi) P_{2n}^1(\eta) \sin \gamma \\ \varphi_3 = k \sum_{n=1}^{\infty} \overline{E}_n p_{2n}^2(\xi) P_{2n}^2(\eta) \cos 2\gamma \end{cases}$$

······(14)

.

ここで C_m , D_m , E_m , \bar{C}_n , \bar{D}_n , \bar{E}_n , $\phi_3(\lambda) \sim \phi_5(\lambda)$ は境界条 件により決定される未定係数および未知関数であり, $P_n^m(\eta)$ は n 次のルジャンドル陪関数であり, $p_n^m(\xi)$, $q_n^m(\xi)$ は n 次の第一種および第二種変形ルジャンドル 陪関数であり, $J_m(\lambda r)$ は m 次の第一種ベッセル関数 である.

まず,厚板上下面における境界条件(i)を満足させ るために,次の偏平回転だ円体調和関数と円柱調和関 数との関係式

$$\begin{bmatrix} \text{VI}^{*} \end{bmatrix} \begin{cases} \varphi_{1} = k \sum_{m=1}^{\infty} D_{m}(2m+1)2m c \int_{0}^{\infty} J_{1}(\lambda r) j_{2m}(\lambda c) e^{-\lambda z} d\lambda \cos \theta \\ \varphi_{2} = -k \sum_{m=1}^{\infty} D_{m}(2m+1)2m c \int_{0}^{\infty} J_{1}(\lambda r) j_{2m}(\lambda c) e^{-\lambda z} d\lambda \sin \theta \\ \varphi_{3} = k \sum_{m=1}^{\infty} E_{m}(2m+2)(2m+1)2m(2m-1) c \int_{0}^{\infty} J_{2}(\lambda r) j_{2m}(\lambda c) e^{-\lambda z} d\lambda \cos 2\theta \\ (z > 0) \qquad (17) \end{cases}$$

となる. ここで $j_n(\lambda c)$ は n 次の球ベッセル関数である.

変位関数[V], [VI*], [VII]から各応力成分を求め, 厚板上面の境界条件(i)を満足させる。また, *z*<0 について も関係式(16)を用いて変換し, 同様にして厚板下面の境界条件を満足させると

$$\pm \left(\frac{\sigma_z}{k\cos 2\theta}\right)_{z\pm 1} = \int_0^\infty \lambda^2 \left\{ \left\{ \psi_3(\lambda) \sinh \lambda + \frac{2(1+\nu)}{\lambda} \psi_4(\lambda) \sinh \lambda + \psi_5(\lambda) [\lambda \cosh \lambda - 2(1-\nu) \sinh \lambda] \right. \\ \left. + c \sum_{m=1}^\infty \left\{ C_m(2m+3)(2m+2)(2m+1)2mj_{2m+1}(\lambda c) + D_m(2m+1)2m\frac{2(1+\nu)}{\lambda} j_{2m}(\lambda c) \right. \\ \left. + E_n(2m+2)(2m+1)2m(2m-1)j_{2m}(\lambda c) \frac{[\lambda+2(1-\nu)]}{\lambda} \right\} e^{-\lambda} \right\} J_2(\lambda r) + \left[\psi_4(\lambda) \sinh \lambda + c \sum_{m=1}^\infty D_m(2m+1)2mj_{2m}(\lambda c) e^{-\lambda} \right] r J_2(\lambda r) \right\} d\lambda = 0$$

$$\left. - \frac{1}{2} \left(\frac{\tau_{z\theta}}{k\sin 2\theta} \right)_{z\pm 1} = \int_0^\infty \lambda \left\{ \left\{ \psi_3(\lambda) \cosh \lambda + \frac{2\nu}{\lambda} \psi_4(\lambda) \cosh \lambda + \psi_5(\lambda) [\lambda \sinh \lambda - (1-2\nu) \cosh \lambda] \right\} - c \sum_{m=1}^\infty \left\{ C_m(2m+3)(2m+2)(2m+1)2mj_{2m+1}(\lambda c) + D_m(2m+1)2m\frac{2\nu}{\lambda} j_{2m}(\lambda c) \right\} e^{-\lambda} \right\} r J_2(\lambda r)$$

$$+ \left[\nu \psi_4(\lambda) \cosh \lambda - \nu c \sum_{m=1}^{\infty} D_m(2m+1) 2m j_{2m}(\lambda c) e^{-\lambda} \right] J'_2(\lambda r) \right\} d\lambda = 0 \qquad (19)$$

$$\pm \left(\frac{\tau_{r_2}}{k \cos 2\theta} \right)_{z\pm 1} = \int_0^{\infty} \lambda^2 \left\{ \left\{ \psi_3(\lambda) \cosh \lambda + \frac{2\nu}{\lambda} \psi_4(\lambda) \cosh \lambda + \psi_5(\lambda) [\lambda \sinh \lambda - (1-2\nu) \cosh \lambda] \right\} - c \sum_{m=1}^{\infty} \left\{ C_m(2m+3)(2m+2)(2m+1) 2m j_{2m+1}(\lambda c) + D_m(2m+1) 2m \frac{2\nu}{\lambda} j_{2m}(\lambda c) + E_n(2m+2)(2m+1) 2m(2m-1) j_{2m}(\lambda c) \frac{[\lambda + (1-2\nu)]}{\lambda} \right\} e^{-\lambda} \right\} J'_2(\lambda r)$$

$$+ \left[- \psi_4(\lambda) \cosh \lambda + c \sum_{m=1}^{\infty} D_m(2m+1) 2m j_{2m}(\lambda c) e^{-\lambda} \right] r J_2(\lambda r) + \frac{1}{\lambda^2} \left[4 \nu \psi_4(\lambda) \cosh \lambda - 4 \nu c \sum_{m=1}^{\infty} D_m(2m+1) 2m j_{2m}(\lambda c) e^{-\lambda} \right] \frac{1}{r} J_2(\lambda r) \right\} d\lambda = 0 \qquad (20)$$

となる. まず,

$$\psi_4(\lambda) = \frac{c}{\cosh \lambda} \sum_{m=1}^{\infty} D_m(2m+1)(2m) j_{2m}(\lambda c) e^{-\lambda}$$
(21)

とおく.式(19)で $J'_2(\lambda r)$ および式(20)で $rJ_2(\lambda r), J_2(\lambda r)/r$ の項は零になる.式(19)で $J_2(\lambda r)/r$ の係数を零に等置したものと式(20)で $J'_2(\lambda r)$ の係数を零に等置したものは同じになり、次のようになる.

式(18) で
$$\phi_4(\lambda)$$
 の値を用いると, $rJ'_2(\lambda r)$ の項は以下のように変形できる.

$$\int_0^\infty \lambda^2 \Big[\phi_4(\lambda) \sinh \lambda + c \sum_{m=1}^\infty D_m(2m+1) 2m j_{2m}(\lambda c) e^{-\lambda} \Big] rJ'_2(\lambda r) d\lambda$$

$$- \int_0^\infty \frac{c\lambda^2}{2m} \sum_{m=1}^\infty D_m(2m+1) 2m j_{2m}(\lambda c) I'_2(\lambda r) d\lambda$$

$$= \int_{0}^{\infty} \cosh \lambda \frac{m}{m_{1}} D_{m}(2m+1)2mj_{2m}(\lambda c)J_{2}(\lambda r) \Big|_{0}^{\infty} - \int_{0}^{\infty} c \sum_{m=1}^{\infty} D_{m}(2m+1)2mJ_{2}(\lambda r) \Big(\frac{\lambda^{2}j_{2m}(\lambda c)}{\cosh \lambda}\Big)' d\lambda$$

$$= \int_{0}^{\infty} \lambda^{2} c \sum_{m=1}^{\infty} D_{m}(2m+1)(2m) \Big\{ \Big(\frac{\sinh \lambda}{\cosh^{2} \lambda} - \frac{2}{\lambda \cosh \lambda}\Big) j_{2m}(\lambda c) - \frac{c}{\cosh \lambda} j'_{2m}(\lambda c) \Big\} J_{2}(\lambda r) d\lambda \dots (23)$$

したがって, 式(18)は J₂(*\r*)のみの項にまとめられ, 次のようになる.

$$\pm \left(\frac{\sigma_z}{k\cos 2\theta}\right)_{z\pm 1} = \int_0^\infty \lambda^2 \left\{ \left\{ \psi_3(\lambda) \sinh \lambda + \frac{2(1+\nu)}{\lambda} \psi_4(\lambda) \sinh \lambda + \psi_5(\lambda) [\lambda \cosh \lambda - 2(1-\nu) \sinh \lambda] \right\} \\ + c \sum_{m=1}^\infty \left\{ C_m(2m+3)(2m+2)(2m+1)2m j_{2m+1}(\lambda c) + D_m(2m+1)2m \frac{2(1+\nu)}{\lambda} j_{2m}(\lambda c) \\ + E_n(2m+2)(2m+1)2m(2m-1) j_{2m}(\lambda c) \frac{[\lambda+2(1-\nu)]}{\lambda} \right\} e^{-\lambda} \\ + c \sum_{m=1}^\infty D_m(2m+1)2m \left\{ \left(\frac{\sinh \lambda}{\cosh^2 \lambda} - \frac{2}{\lambda \cosh \lambda} \right) j_{2m}(\lambda) - \frac{c}{\cosh \lambda} j_{2m}'(\lambda c) \right\} \right\} J_2(\lambda r) d\lambda = 0 \dots (24)$$

式(24)にハンケルの逆変換をすると

となる.

ここで、式(22)、(25)の連立方程式を解けば、未知関数
$$\psi_3(\lambda), \psi_5(\lambda)$$
は以下のように求められる。

$$\psi_3(\lambda) = \sum_{m=1}^{\infty} c\{C_m(2m+3)(2m+2)(2m+1)2mj_{2m+1}(\lambda c)f_1(\lambda) + D_m(2m+1)2mj_{2m}(\lambda c)f_2(\lambda) + D_m(2m+1)2mj_{2m}(\lambda c)f_3(\lambda) + E_m(2m+2)(2m+1)(2m-1)2mj_{2m}(\lambda c)f_4(\lambda)\}$$

ここで,

$$f_{1}(\lambda) = \frac{3 - 4\nu - 2\lambda - e^{-2\lambda}}{\sinh 2\lambda - 2\lambda}, f_{2}(\lambda) = \frac{2}{\sinh 2\lambda - 2\lambda} \left(\frac{2\nu}{\lambda} + \frac{\sinh\lambda}{\cosh\lambda}\right) \frac{(1 - 2\nu)\cosh\lambda - \lambda\sinh\lambda}{\cosh\lambda}$$

$$f_{3}(\lambda) = \frac{2c}{\sinh 2\lambda - 2\lambda} \frac{\lambda\sinh\lambda - (1 - 2\nu)\cosh\lambda}{\cosh\lambda}, f_{4}(\lambda) = \frac{4(1 - \nu)(1 - 2\nu) - 2\lambda^{2}}{\lambda(\sinh 2\lambda - 2\lambda)}, f_{5}(\lambda) = \frac{e^{-\lambda}}{\cosh\lambda}$$

$$f_{6}(\lambda) = \frac{2\lambda}{\sinh 2\lambda - 2\lambda}, f_{7}(\lambda) = \frac{2\lambda}{\sinh 2\lambda - 2\lambda} \left(\frac{2\nu}{\lambda} + \frac{\sinh\lambda}{\cosh\lambda}\right), f_{8}(\lambda) = -\frac{2\lambda c}{\sinh 2\lambda - 2\lambda},$$

$$f_{9}(\lambda) = \frac{(3 - 4\nu + 2\lambda + e^{-2\lambda})\lambda}{\sinh 2\lambda - 2\lambda}$$

......(27)

である. $\phi_{s}(\lambda) \sim \phi_{s}(\lambda)$ の関係が成立すれば,未定係数 $C_{m}, D_{n}, E_{m}(m=1, 2, \cdots)$ に無関係に厚板上下面の境界条件 (i)が満足される.

次に介在物における境界条件(ii)を満足させるために、円柱調和関数と偏平回転だ円体調和関数との関係式

$$J_{1}(\lambda r) \sinh \lambda z = \sum_{n=1}^{\infty} (4n+1) \frac{(2n-1)!}{(2n+1)!} j_{2n}(\lambda c) p_{2n}^{1}(\xi) P_{2n}^{1}(\eta)$$

$$J_{2}(\lambda r) \cosh \lambda z = \sum_{n=1}^{\infty} (4n+1) \frac{(2n-2)!}{(2n+2)!} j_{2n}(\lambda c) p_{2n}^{2}(\xi) P_{2n}^{2}(\eta)$$

$$J_{2}(\lambda r) \sinh \lambda z = \sum_{n=1}^{\infty} (4n+3) \frac{(2n-1)!}{(2n+3)!} j_{2n+1}(\lambda c) p_{2n+1}^{2}(\xi) P_{2n+1}^{2}(\eta)$$

.....(28)

を用いて変位関数[VII]を偏平回転だ円体調和関数に変換すると次式となる.

$$\begin{bmatrix} \text{VII}^* \end{bmatrix} \begin{cases} \varphi_0 = k \sum_{n=1}^{\infty} \xi_n p_{2n+1}^2(\xi) P_{2n+1}^2(\eta) \cos 2\gamma, \ \varphi_1 = k \sum_{n=1}^{\infty} \eta_n p_{2n}^{\text{l}}(\xi) P_{2n}^{\text{l}}(\eta) \cos \gamma \\ \varphi_2 = -k \sum_{n=1}^{\infty} \eta_n p_{2n}^{\text{l}}(\xi) P_{2n}^{\text{l}}(\eta) \sin \gamma, \ \varphi_3 = k \sum_{n=1}^{\infty} \zeta_n p_{2n}^2(\xi) P_{2n}^2(\eta) \cos 2\gamma \end{cases}$$

.....(29)

.....(30)

ここで

$$\xi_{n} = \frac{(4n+3)}{2n(2n+1)(2n+2)(2n+3)} \int_{0}^{\infty} \phi_{3}(\lambda) j_{2n+1}(\lambda c) d\lambda$$

$$\eta_{n} = \frac{(4n+1)}{2n(2n+1)} \int_{0}^{\infty} \phi_{4}(\lambda) j_{2n}(\lambda c) d\lambda, \ \xi_{n} = \frac{(4n+1)}{(2n-1)2n(2n+1)(2n+2)} \int_{0}^{\infty} \phi_{5}(\lambda) j_{2n}(\lambda c) d\lambda$$

である.

変位関数[V], [VI], [VII*], [VIII*], [VIII]より変位と応力成分を求め、介在物境界面の境界条件式を満足させると、次のようになる.

$$\begin{array}{ll} (i) \quad & \underline{\mathfrak{T}} \underline{\mathfrak{T}} \left(u_{a} \right)_{a=a_{0}} = (\overline{u}_{a})_{a=a_{0}} \& \mathcal{V} \\ & \sum_{n=1}^{\infty} \left[k_{c_{1}}C_{n} + k_{D_{1}}D_{n} + k_{D_{2}}D_{n+1} + k_{E_{1}}E_{n} + k_{E_{2}}E_{n+1} + k_{\xi_{1}}\xi_{n} + k_{\eta_{2}}\eta_{\eta+1} + k_{\xi_{1}}\zeta_{n} \\ & + k_{\xi_{2}}\zeta_{n+1} - \frac{1}{\Gamma} (\overline{k}_{c_{1}}\overline{C}_{n} + \overline{k}_{D_{1}}\overline{D}_{n} + \overline{k}_{D_{2}}\overline{D}_{n+1} + \overline{k}_{E_{1}}\overline{E}_{n} + \overline{k}_{E_{2}}\overline{E}_{n+1}) \right] P_{2n+1}^{2}(\eta) \\ & = \frac{1}{60}c^{3}(1 - \xi_{0}^{2})P_{3}^{2}(\eta) \cdots (31) \\ (ii) \quad & \underline{\mathfrak{T}} \underline{\mathfrak{T}} \left(u_{2} \right)_{n=0} = (\overline{u}_{2})_{n=0} \& \mathbb{L} \mathcal{D} \end{array}$$

(ii) 変位
$$(u_{\beta})_{\alpha=\alpha_{0}} = (\bar{u}_{\beta})_{\alpha=\alpha_{0}} \pm \mathfrak{h}$$

$$\sum_{n=1}^{\infty} \left[l_{C_{1}}C_{n} + l_{D_{1}}D_{n} + l_{D_{2}}D_{n+1} + l_{\varepsilon_{1}}E_{n} + l_{\varepsilon_{2}}E_{n+1} + l_{\varepsilon_{1}}\xi_{n} + l_{\eta_{1}}\eta_{n} + l_{\eta_{2}}\eta_{n+1} + l_{\zeta_{1}}\zeta_{n} + l_{\zeta_{2}}\zeta_{n+1} \right]$$

— 75 —

$$-\frac{1}{\Gamma}(\bar{l}_{c_{1}}\bar{C}_{n}+\bar{l}_{D_{1}}\bar{D}_{n}+\bar{l}_{D_{2}}\bar{D}_{n+1}+\bar{l}_{E_{1}}\bar{E}_{n}+\bar{l}_{E_{2}}\bar{E}_{n+1})]P_{2n+1}^{2}(\eta)+\sum_{n=1}^{\infty}\left[m_{D_{1}}D_{n}+m_{E_{1}}E_{n}+m_{E_{1}}E_{n}+m_{E_{1}}\bar{E}_{n}+m_{E_{1}}\bar{E}_{n}\bar{E}_{n}\right]P_{2n}^{2}(\eta)=\frac{1}{60}c^{3}\xi_{0}\bar{\xi}_{0}^{2}[P_{3}^{2}(\eta)-10P_{2}^{2}(\eta)]\cdots$$
(32)
(iii) $\underline{\mathcal{R}}(\underline{u}(u_{7})_{7=70}=(\bar{u}_{7})_{7=70} \pm \underline{v})$
 $\sum_{n=1}^{\infty}\left[l_{c_{1}}C_{n}+l_{D_{1}}D_{n}+l_{D_{2}}D_{n+1}+l_{E_{1}}E_{n}+l_{E_{2}}E_{n+1}+l_{E_{1}}\xi_{n}+l_{\eta}\eta_{n}+l_{\eta_{2}}\eta_{n+1}+l_{\xi_{1}}\zeta_{n}+l_{\xi_{2}}\zeta_{n+1}-\frac{1}{\Gamma}(\bar{l}_{c_{1}}\bar{C}_{n}+\bar{l}_{D_{1}}\bar{D}_{n}+\bar{l}_{D_{2}}\bar{D}_{n+1}+\bar{l}_{E_{1}}\bar{E}_{n}+\bar{l}_{E_{2}}\bar{E}_{n+1})\right]P_{2n+1}^{2}(\eta)=\frac{1}{60}c^{3}\xi_{0}\bar{\xi}_{0}^{2}P_{3}^{2}(\eta)$
(33)

$$\begin{aligned} \text{(iv)} \quad \vec{E}_{D} (\sigma_{\alpha})_{a=a_{0}} &= (\vec{\sigma}_{\alpha})_{a=a_{0}} \& \mathcal{V} \\ & \sum_{n=1}^{\infty} \bigg[s_{c_{1}}C_{n-1} + s_{c_{2}}C_{n} + s_{c_{3}}C_{n+1} + s_{D_{1}}D_{n-1} + s_{D_{2}}D_{n} + s_{D_{3}}D_{n+1} + s_{D_{4}}D_{n+2} + s_{E_{1}}E_{n-1} \\ & + s_{E_{2}}E_{n} + s_{E_{3}}E_{n+1} + s_{E_{4}}E_{n+2} + s_{e_{1}}\xi_{n-1} + s_{e_{2}}\xi_{n} + s_{e_{3}}\xi_{n+1} + s_{\eta,\eta_{n-1}} + s_{\eta,2}\eta_{n} + s_{\eta,3}\eta_{n+1} \\ & + s_{\eta,\eta_{n+2}} + s_{\xi_{1}}\zeta_{n-1} + s_{\xi_{2}}\zeta_{n} + s_{\xi_{3}}\zeta_{n+1} + s_{\xi_{4}}\zeta_{n+2} - \{\bar{s}_{c_{1}}\bar{C}_{n-1} + \bar{s}_{c_{2}}\bar{C}_{n} + \bar{s}_{c_{3}}\bar{C}_{n+1} + \bar{s}_{D_{1}}\bar{D}_{n-1} \\ & + \bar{s}_{D_{2}}\bar{D}_{n} + \bar{s}_{D_{3}}\bar{D}_{n+1} + \bar{s}_{D_{4}}\bar{D}_{n+2} + \bar{s}_{E_{1}}\bar{E}_{n-1} + \bar{s}_{E_{2}}\bar{E}_{n} + \bar{s}_{E_{3}}\bar{E}_{n+1} + \bar{s}_{E_{4}}\bar{E}_{n+2} \bigg] P_{2n+1}^{2}(\eta) \\ & = -\frac{1}{30}c^{3}\xi_{0}^{3} \bigg[\frac{2}{21}P_{5}^{2}(\eta) + \bigg(\bar{\xi}_{0}^{2} - \frac{2}{3} \bigg) P_{3}^{2}(\eta) \bigg] \cdots (34) \end{aligned}$$

(v) 応力
$$(\tau_{\alpha\beta})_{\alpha=\alpha_0} = (\overline{\tau}_{\alpha\beta})_{\alpha=\alpha_0}$$
より

(vi)
$$\begin{split} & k \dot{\Sigma} \mathcal{D} \left(\tau_{a7} \right)_{a=a_{0}} = (\overline{\tau}_{a7})_{a=a_{0}} \mathcal{L} \mathcal{D} \\ & \sum_{n=1}^{\infty} \left[t_{c_{1}} C_{n} + t_{D_{1}} D_{n} + t_{D_{2}} D_{n+1} + t_{\varepsilon_{1}} \mathcal{E}_{n} + t_{\varepsilon_{2}} \mathcal{E}_{n+1} + t_{\varepsilon_{1}} \mathcal{E}_{n} + t_{\eta_{2}} \eta_{n+1} + t_{\varepsilon_{1}} \zeta_{n} \\ & + t_{\varepsilon_{2}} \zeta_{n+1} - (\overline{t}_{c_{1}} \overline{C}_{n} + \overline{t}_{D_{1}} \overline{D}_{n} + \overline{t}_{D_{2}} \overline{D}_{n+1} + \overline{t}_{\varepsilon_{1}} \overline{\mathcal{E}}_{n} + \overline{t}_{\varepsilon_{2}} \overline{\mathcal{E}}_{n+1}) \right] P_{2n+1}^{2} (\eta) = \frac{1}{60} c^{3} \xi_{0}^{2} \overline{\xi}_{0}^{2} P_{3}^{2} (\eta) \qquad (36)$$

$$\begin{split} k_{c_1} &= q_{2n+1}^{2\prime}(\xi_0), \ l_{c_1} &= -q_{2n+1}^2(\xi_0) \\ m_{D_1} &= -2c(1-\nu)\,\overline{\xi}_0 q_{2n}^1(\xi_0) \\ t_{c_1} &= -\overline{\xi}_0^2 q_{2n+1}^2(\xi_0) + \xi_0 q_{2n+1}^2(\xi_0) \\ s_{c_1} &= -\frac{(2n-2)(2n-1)}{(4n+1)(4n-1)} \{(2n-1)q_{2n-1}^2(\xi_0) \\ &- \xi_0 q_{2n-1}^{2\prime}(\xi_0) - \overline{\xi}_0^2 q_{2n-1}^{2\prime\prime}(\xi_0) \} \\ u_{c_1} &= -\frac{4(n-1)^2}{4n-1} q_{2n-1}^{2\prime}(\xi_0) \\ &\quad (\xi \mathcal{O} \ thetherefore \ kertent{array}$$

となる.そして、"′"はそれぞれの変数による微分を 表し、 $\xi_0 = \sinh a_0, \overline{\xi}_0 = \cosh a_0$ である. $\Gamma = \overline{G}/G$ は、 介在物と母材の剛性率比を表し、 $\Gamma = 0$ は空かを、 $\Gamma = \infty$ 剛体介在物を表す.

また, $k_{\varepsilon i}, k_{\eta i}, k_{t i}, \cdots (i=1, 2, \cdots)$ はそれぞれ $k_{C i}, k_{D i}, k_{\varepsilon i}, \cdots (i=1, 2, \cdots)$ に含まれる第2種変形ルジャンド

ル陪関数 $q_n^m(\xi_0)$ を第 1 種変形ルジャンドル陪関数 $p_n^m(\xi_0)(m=1,2)(n=1,2,\cdots)$ に置き換えたものであ る.同様に $\bar{k}_{c_i}, \bar{k}_{D_i}, \bar{k}_{E_i}, \cdots$ も $q_n^m(\xi_0)$ を $p_n^m(\xi_0)(m=1,2)(n=1,2,\cdots)$ に置き換え、 ν を $\bar{\nu}$ に置き換えたもの である.

式(31)~(36)でそれぞれ $P_{2n+1}^2(\eta)$, $P_{2n+1}^{\circ}(\eta)$ の各係 数を等値すれば, C_n , D_n , E_n , \overline{C}_n , \overline{D}_n , \overline{E}_n に関する無 限連立一次方程式が得られる. これらを C_n , D_n , E_n , \overline{C}_n , \overline{D}_n , \overline{E}_n について解けば, 非軸対称解が得られる. そして, 非軸対称解の変位および応力各成分は, 母材 では[V], [VI], [VII*]を重ね合わせ, 介在物では[VII]

y 軸回りの曲げに対する本問題の解は 2・1 節の軸対 称解(4)と非軸対称解の重ね合わせによって得られる.

を用いて得られる。

3. 数値計算および考察

母材と介在物ポアソン比 $\nu = \overline{\nu} = 0.3$ とし,形状比 $\overline{s} = b/a = 0.5$ としてy 軸回りの曲げに対する計算を 行った。剛性率比 $\Gamma = \overline{G}/G$ および介在物の大きさbを変えて計算した。軸対称解⁽⁴⁾に対する変位および 応力各成分の値は既報で示された値の1/2に等しい。 非軸対称解に対する計算にあたっては, C_n, D_n, E_n , $\overline{C}_n, \overline{D}_n, \overline{E}_n$ を12項とって連立方程式を解いた。

介在物が軟らかい場合および硬い場合の代表とし て、剛性率比 Γ にそれぞれ 0.5,2 を選び、短軸の長さ b=0.2,0.4,0.6,0.8 として計算した.

応力の対称性を考慮して、板の上半分(φ=0°~90°) について考える. σ₈, σ₇ は φ=90° に対して逆対称で



Fig. 2 Variation of σ_{θ} with ϕ at the spheroidal interface ($\overline{s} = b/a = 0.5, \gamma = 0$)



Fig. 3 Variation of σ_{β} with ϕ at the spheroidal interface ($\overline{s} = b/a = 0.5, \gamma = 0$)

あり, Tas は対称の分布である.

まず,介在物境界面上の応力分布を図 2~5 に示す. 介在物境界面では β の代わりに球座標の φ を用いた. 介在物境界面においては, φ は β と tan $\varphi = a/b$ tan β の関係がある.

図2,3は母材側の応力 σ_{θ} および介在物側の応力 σ_{θ} の分布を $\gamma=0$ 面でそれぞれ示したものである. 介在物が軟らかい場合, σ_{θ} および σ_{θ} は $\varphi=0^{\circ}$ で引張 応力の極大値をとり, $\varphi=80^{\circ}$ 付近で引張応力から圧 縮応力へ変化する.軸対称解⁽⁴⁾と同様,介在物が無い 場合,板の上半部は引張応力場であるが,ここに圧縮 応力が生じるのは注目すべき現象である.介在物の大 きさが大きいほど,すなわち介在物が自由平面に近づ くほど,応力は大きくなる.介在物が硬い場合,板の



Fig. 4 Variation of σ_r with ϕ at the spheroidal interface ($\overline{s} = b/a = 0.5, \gamma = \pi/2$)



Fig. 5 Variation of $\bar{\sigma}_r$ with ϕ at the spheroidal interface ($\bar{s} = b/a = 0.5, \gamma = \pi/2$)

上半分の σ_β, σ_β は常に引張応力を示す.介在物の大 きさが大きいほど応力は大きくなる.図2,3より,介 在物が軟らかい場合は母材側に応力集中が生じ,逆に 介在物が硬い場合は介在物側に応力集中が生じる.

図4,5は母材側の応力 σ_r および介在物側の応力 σ_r の分布を $\gamma = \pi/2$ 面で示したものである。図4 で $\Gamma = 0.5, 2.0$ のいずれの場合においても、板の上半分 の σ_r は常に引張応力である。介在物が軟らかい場合, σ_r の値は大きくなる。図5 で $\Gamma = 0.5, 2.0$ のいずれ の場合においても、板の上半分の σ_r は常に引張応力 である。図4と逆に介在物が硬い場合、 σ_r が大きく なる。

図 6 は γ=0 面における母材側および介在物側の *z* 軸上の応力 (σ_β)_{φ=0}, (σ_β)_{φ=0} 分布を 0≤*z*≤1 の場合に



Fig. 6 Variations of σ_{θ} and $\overline{\sigma}_{\theta}$ with z along the z-axis $(\overline{s} = b/a = 0.5, \phi = 0, \gamma = 0)$



Fig. 7 Variation of maximum of σ_{θ} of B and D point with b ($\overline{s} = b/a = 0.5, \gamma = 0$)

ついて示したものである. 母材側の応力については, 介在物が軟らかい場合,最大引張応力は板表面に生じ る. 板表面の応力および介在物境界面の応力は介在物 が大きくなると大きくなる. 介在物が硬い場合,板表 面での応力および介在物境界面での応力は介在物のな い場合の $\sigma_x = kz$ に対して軟らかい場合と対称に分布 している. 板表面の応力は介在物が大きくなると小さ くなる. 介在物側の応力は z=0 (O 点)で零となり, 介在物が大きくなるにつれて直線的に増加する. 母材 側とは逆に介在物が硬い場合のほうが応力値は大き い.

最後に,縦軸に γ=0 面における母材側の D 点およ び B 点,介在物側の B 点の最大引張応力を図 7,8 に 示す.

図7は,短半軸bに対して $\gamma=0$ 面における母材側 のD点およびB点の最大引張応力(y軸回りの曲げ と二軸一様曲げ)の分布を示したものである。B点の 最大引張応力はbが大きくなると大きくなる。介在 物が硬い場合, σ_B はy軸回りの曲げのほうが大きい, 逆に介在物が軟らかい場合, σ_B はy軸回りの曲げの ほうが小さい。板表面D点の最大引張応力はy軸回 りの曲げと二軸一様曲げの値はほぼ同じである,介在 物が軟らかい場合,bが大きくなると大きくなり,逆 に介在物が硬い場合,bが大きくなると小さくなる。

図8は、 $\gamma=0$ 面における介在物側のB点の最大引 張応力の分布を示したものである.介在物が硬い場 合、 σ_B は y 軸回りの曲げのほうが軸対称曲げより大 きい、ただし、介在物が軟らかい場合、 σ_B の値はほぼ 同じである.最大引張応力は b が 0.6 までは直線的 に増加するが、b=0.8 では直線からずれ、増加する.



Fig. 8 Variation of maximum of $\overline{\sigma}_{\theta}$ of B point with b ($\overline{s} = b/a = 0.5, \gamma = 0$)

4. 結 言

本研究は、1個の偏平回転だ円体状介在物を有する 厚板が無限遠方で y 軸回り曲げ荷重を受ける非軸対 称問題を三次元弾性論に基づいて、厳密に解析したも のである。得られた結果を要約すると以下のようにな る。

(1) 母材における最大引張応力は介在物に最も近 い厚板表面に生じる.引張応力の極大値は介在物境界 面上に生じ,介在物が軟らかい場合(*Г*<1)には母材 側に,逆に硬い場合(*Г*>1)には,介在物側に生じる. 介在物が硬い場合には,介在物に応力が分担されるた め母材側の応力集中は緩和される、

(2) $\gamma=0$ の場合の介在物境界面における応力 σ_{μ} は、板の上半分では引張応力、下半分では圧縮応力を 生じる.介在物が軟らかい場合 ($\Gamma<1$)には板の上半 分の $\varphi=80^{\circ}\sim90^{\circ}$ で圧縮応力を生じる.

(3) γ=0の場合の z 軸上の応力 σ_p は,介在物境 界面で応力集中し, z が増えるにつれ直線的に増加す る.

(4) 板表面 D 点の最大引張応力は $\gamma=0$ 面におけ る y 軸回りの曲げと二軸一様曲げの値はほぼ同じで ある.介在物が軟らかい場合, b が大きくなると大き くなり,逆に介在物が硬い場合, b が大きくなると小 さくなる.母材側の B 点の最大引張応力は,介在物が 硬い場合, $\gamma=0$ 面における y 軸回りの曲げのほうが 二軸一様曲げより大きい.逆に介在物が軟らかい場 合, $\gamma=0$ 面における y 軸回りの曲げのほうが二軸一 様曲げより小さい.介在物側の B 点の最大引張応力 は,介在物が硬い場合, $\gamma=0$ 面における y 軸回りの 曲げのほうが軸対称曲げより大きい,介在物が軟らか い場合,両者の値はほぼ同じである.

文 献

- (1) Das, S., Bull Calcutta Math. Soc., (1953), 55-60.
- (2) Ling, C. B. and Tsai, C. P., *Acta Mech.*, (1969), 169–186.
 (3) Tsuchida, E., Takezaki, J., Nakahara, I. and Kodama.
- M., Theor. Appl. Mech., 26 (1976), 137–155.
 M., Theor. Appl. Mech., 26 (1976), 137–155.
- (4) 土田栄一郎・荒居善雄・鄭穎, 機論, 68-668, A (2002), 631-637.