

# 温度こう配下における異種材積層円板中の円形はく離\*

(第1報、問題の定式化とはく離面の接触を仮定したモデルの解析)

深川和良<sup>\*1</sup>, 有富正男<sup>\*2</sup>, 戸谷眞之<sup>\*2</sup>

## A Disc-Shaped Interface Crack in a Laminated Plate Subject to Thermal Gradient

### (1st Report, Formulation of the Problem and the Analysis of the Model Assuming the Contact of Crack Faces)

Kazuyoshi FUKAGAWA<sup>\*3</sup>, Masao ARITOMI and Masayuki TOYA<sup>\*3</sup> Department of Mechanical Engineering, Kagoshima University,  
1-21-40 Korimoto, Kagoshima-shi, Kagoshima, 890-0065 Japan

Symmetrical bending of a circular laminated plate containing a disc-shaped delamination subject to thermal gradients is analyzed on the basis of the theory of small deflection of plates. General equations for the axisymmetrical bending of a bilayer plate are derived. A disc-shaped crack model assuming the contact of the two crack faces is then considered. Radial in-plane forces induced by bending in the parts of the plate above and below the delamination are determined by modeling the cracked part as two lapped discs hinged at both rims. If there is no temperature gap between the two faces of the crack, then the plate is bent to a spherical cap whose curvature is independent of the radius of the crack, so that the energy release rate is identically zero. The condition for the contact of crack faces is also discussed. It is concluded that the model assuming that the deflections of the plates upper and lower to the crack are different have to be considered to get more precise insight for the crack growth behavior.

**Key Words:** Fracture Mechanics, Delamination, Laminated Construction, Disc-Shaped Interface Crack, Energy Release Rate, Thermal Stress

## 1. 緒言

近年、耐熱材料または耐摩耗材料として、金属板にセラミックをコーティングした積層材料が注目されている。このような異種材材料を組み合わせて作られる材料では、接合残留応力や熱応力に起因する接着面(界面)のはく離が、材料の信頼性に関する重要な問題となる。破壊力学の観点からは、積層材料を使用するにあたっては、あらかじめはく離(界面クラック)の存在を想定し、それがいかなる条件のもとで進展するかを把握しておくことが不可欠である。このことを反映して積層材料の界面はく離の進展に関し多くの理論及び実験的研究がなされてきた<sup>(1)(2)</sup>。

著者らは、材端に初期はく離を有する異種材積層はりが一様な温度変化を受ける場合のエネルギー解放率を、材料力学のはり理論に基づいて計算し、簡単な公式を得、これが有限要素法による数値解と良く一致す

ることを確かめた<sup>(3)</sup>。HutchinsonおよびLu<sup>(4)</sup>は、均質直交異方性積層はりの内部はく離が温度こう配のもとに置かれるときのエネルギー解放率を導いている。同じく温度こう配下における材端はく離の進展の研究は、最近著者らによりなされた<sup>(5)</sup>。Saitohら<sup>(6)</sup>は実際のLSIパッケージの温度サイクル下におけるはく離について、数種類の初期界面はく離を仮定し、その進展プロセスを有限要素法により解析した。

以上の研究ははりを対象にしている。実用上重要な積層板中のはく離の研究は、円形はく離が半径方向圧縮力により座屈を起こす現象を解析した例はあるものの<sup>(7)</sup>、これらを除いては十分とはいえない。特に、はく離を含む積層板の熱応力による曲げの解析例は、きわめて少ない。戸谷ら<sup>(8)</sup>は以前、一様な温度変化を受ける積層円板中の円形はく離の座屈を解析したが、そこでは重ね合わせの原理(カットアンドペースト法)を、非線形現象である座屈に適用するという、基本的な誤りがあった。熱応力による座屈の解析は、熱膨張によるひずみの効果を考慮した曲げの基礎式に基づいて行わなければならない。

\* 原稿受付 2003年3月20日。

\*1 正員、鹿児島大学大学院理工学研究科(890-0065 鹿児島市郡元1-21-40)[現:熊本県工業技術センター生産技術部(862-0901 熊本市東町3-11-38)]。

\*2 正員、鹿児島大学工学部。

E-mail: fukagawa@kmt-iri.go.jp

本研究では、前報<sup>(8)</sup>の一様な温度変化を仮定した取扱いを、温度こう配下における積層円板に拡張し、微小たわみの板曲げ理論に基づき熱応力による板の変形、及びはく離のエネルギー解放率を解析する。本報(第1報)では、2層からなる積層板の曲げの基礎式を導き、これに基づいてはく離面が全面接触しているモデルを解析する。第2報でははく離の上下面が接触していないモデルについて解析する。特に温度こう配および一様な温度変化によるはく離部分の座屈現象の解析について焦点を合わせる。なお、前報<sup>(8)</sup>における誤りの全面的な訂正は第2報においてなされる。

## 2. 基礎方程式

図1に示すような中央に円形はく離を有する、材質の異なる2枚の弾性円板をはり合わせて作られた積層円板を考える。等方弾性体を仮定し、ヤング率、ポアソン比、熱膨張係数、熱伝導率、板厚を上の板については $E_1$ 、 $\nu_1$ 、 $\alpha_1$ 、 $\kappa_1$ 、 $h_1$ 、下の板については $E_2$ 、 $\nu_2$ 、 $\alpha_2$ 、 $\kappa_2$ 、 $h_2$ とする。また、円板の半径を $a$ 、円形はく離の半径を $b$ とする。円板が一様な温度 $0^\circ\text{C}$ のもとにあるときを基準にとり、このとき板中の応力は0であるものとする。このような円板に対し、上板上面に一定温度 $T_1$ 、下板下面に $T_2$ を与えた場合、仮に $\alpha_1 > \alpha_2$ 、 $T_1 > T_2$ とすると、図1に示すような上向きに凸となるような軸対称のたわみが生じると考えられる。

また、図1のような変形が生じた場合き裂部分に空気層が生じるから、この部分の熱の伝達を考慮すると、一般にはき裂の上面と下面では温度ギャップが生じるであろう。簡単のため、き裂の上面温度を場所にはならない一定値 $T_A$ 、き裂の下面温度を $T_B$ と置く<sup>(4)</sup>。温度ギャップはき裂表面の熱の流れを支配する無次元数 $B_c$ (ビオ数)によって表すことができる。 $B_c$ の定義、および $T_A$ 、 $T_B$ を $T_1$ 、 $T_2$ で表した式<sup>(4)</sup>を付録Aの式(54)に示す。 $B_c=0$ はき裂が完全に熱的に絶縁された状態に対応し、このとき $T_A=T_1$ 、 $T_B=T_2$ となる。また $B_c=\infty$ は空気層による熱の流れの妨害がない状態に

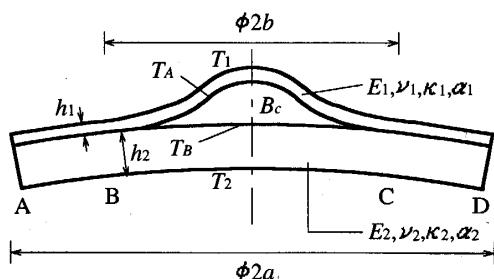


Fig.1 Bending of a circular laminated plate containing a disc-shaped crack

対応し、 $T_A=T_B=T_0$ (接着板の界面温度)となる。

最初に、軸対称変形に対する積層円板の平衡方程式を導く。図2に示すような、半径 $r=r$ 、 $r+dr$ 、偏角 $\theta=\theta$ 、 $\theta+d\theta$ によって切り取られた微小扇形板要素の力とモーメントの釣合を考える。ここで $\eta$ は円板上面から測った基準面までの距離であり、後に定義される。作用面の単位長さ当たりの面内力 $N_r$ 、 $N_\theta$ 、せん断力 $Q_r$ 、基準面に関するモーメント $M_r$ 、 $M_\theta$ が図2のように作用する。軸対称変形においては、面内のせん断応力 $\tau_{r\theta}$ 、 $\tau_{\theta z}$ は0である。このことを考慮して、 $r$ 軸方向の力の釣合を考慮すると

$$N_r + r \frac{dN_r}{dr} = N_\theta \quad \dots \dots \dots (1)$$

また、 $\theta$ 軸回りのモーメントの釣合より

$$Q_r = \frac{M_r - M_\theta}{r} + \frac{dM_r}{dr} \quad \dots \dots \dots (2)$$

最後に $z$ 軸方向の力の釣合条件は

$$q(r) = \frac{1}{r} \frac{d}{dr} (Q_r r) \quad \dots \dots \dots (3)$$

ここで $q(r)$ は板面に $z$ 軸の負の方向に作用する分布力である。

円環部分において、基準面の $r$ 方向変位を $u_0$ 、 $z$ 方向のたわみを $w$ とする。基準面を $z=0$ とすると、基準面からの距離 $z$ に位置する面における $r$ 方向ひずみ $\epsilon_r$ 、及び円周方向ひずみ $\epsilon_\theta$ は微小たわみを仮定すると次式のように表せられる。

$$\epsilon_r = \frac{du_0}{dr} - z \frac{d^2 w}{dr^2}, \quad \epsilon_\theta = \frac{u_0}{r} - \frac{z}{r} \frac{dw}{dr} \quad \dots \dots \dots (4)$$

応力に関係するひずみを $\epsilon'_r$ 、 $\epsilon'_\theta$ とすると、これらは式(4)から温度変化によるひずみを除くことにより次式で与えられる。

$$\epsilon'_r = \epsilon_r - \alpha T_z, \quad \epsilon'_\theta = \epsilon_\theta - \alpha T_z \quad \dots \dots \dots (5)$$

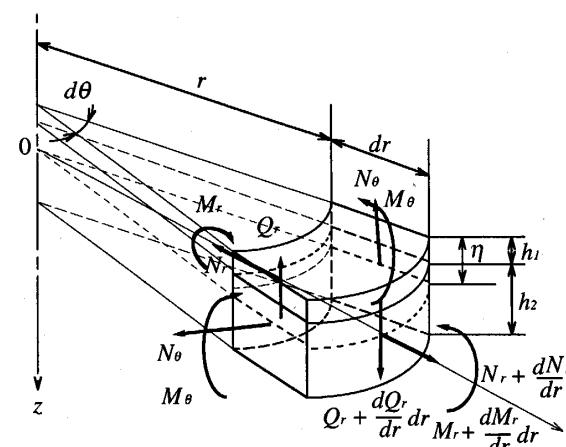


Fig.2 Plate element with stress resultants and couples



ギー解放率に対する影響は小さい。たわみの一般解は式(13)より、

$$w_A = C_{1A} + C_{2A} \ln \frac{r}{a} + C_{3A} r^2 + C_{4A} r^2 \ln r \quad \dots \dots \dots (16)$$

で与えられる。ここで  $C_{1A} \sim C_{4A}$  は未知定数である。円環内においてせん断力は作用しないから、式(16)を式(11)に代入することにより  $C_{4A} = 0$  が得られる。また周辺は自由縁であり、そこでのたわみを 0 とすると、

$$w_A(a) = 0 \text{ より, } C_{1A} = -C_{3A} a^2 \quad \dots \dots \dots (17)$$

円環の外縁ではモーメントは作用せず、内縁でモーメント  $M_i$  が作用するという条件は、式(9), (15), (16)を使って以下のように表せられる。

$$C_{2A} = \frac{-B_{12} A_2 + a^2 M_i / (\lambda - 1)}{D - D_{12}} \quad \dots \dots \dots (18)$$

$$C_{3A} = \frac{(\lambda - 1)(A_1 B_{12} - Q_i) + M_i}{2(D + D_{12})(\lambda - 1)}, \quad \lambda = a^2/b^2 \quad \dots \dots \dots (19)$$

また、 $r = a$ において半径方向面内力は作用しないという条件を課し、また前述のように円環部分とはく離部分の境界( $r = b$ )においても半径方向面内力は 0 と仮定する。この場合、式(7)と(15), (16)より

$$A_1 = \frac{2B_{12}C_{3A} + P_i}{B' + B'_{12}}, \quad A_2 = -\frac{B_{12}C_{2A}}{B' - B'_{12}} \quad \dots \dots \dots (20)$$

が得られる。

#### 4. はく離部分の解析

次にはく離部分のたわみを解析する。ここでは、はく離面が全面接触していると仮定したモデルを解析する。はく離上下の面のたわみを等しく  $w_B$  とする。はく離部分は、図 4(a)に示すように円周縁でヒンジ止めされた重ね板としてモデル化できる<sup>(8)</sup>。全面接触条件の仮定のもとでは空気層の影響は無視することができるので  $Bc = \infty$  すなわち  $T_A = T_B = T_0$  とおける。さらに  $\nu_1 = \nu_2 \equiv \nu$  と仮定する。このとき、付録 B、式(65)より連成項  $B_{12} = 0$  となり解析は簡単になる。 $\alpha_1 > \alpha_2$ ,  $T_1 > T_2$  とし図 1 のように変形する場合を想定すると、ヒンジの作用は上の円板に対して円板下縁部に半径方向に作用する未知の圧縮力(単位長さ当たり  $-Z$  とする)、下の円板に対して円板上縁に作用する引張力( $Z$ )に置き換えることができる。はく離面間の相互接触力を  $q(r)$  とすると、図 4(b)に示される自由体線図を得る。

上下の円板の縁に作用するモーメントを  $M_1$ ,  $M_2$  とする。これらも今のところ未知であるが、以下の連続条件が成り立つ。

$$M_i = M_1 + M_2 \quad \dots \dots \dots (21)$$

$r =$  一定の面に作用するせん断力は上の板に対し

$$Q_1(r) = Z \frac{dw_B}{dr} + \frac{1}{r} \int_0^r rq(r) dr \quad \dots \dots \dots (22)$$

一方、

$$Q_1(r) = -D_1 \frac{d}{dr} \left( \frac{d^2 w_B}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{dw_B}{dr} \right) \quad \dots \dots \dots (23)$$

したがって、式(22), (23)より次式の関係が成り立つ。

$$-D_1 \frac{d}{dr} \left( \frac{d^2 w_B}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{dw_B}{dr} \right) = Z \frac{dw_B}{dr} + \frac{1}{r} \int_0^r rq(r) dr \quad \dots \dots \dots (24)$$

同様に下の板に対し

$$-D_2 \frac{d}{dr} \left( \frac{d^2 w_B}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{dw_B}{dr} \right) = -Z \frac{dw_B}{dr} - \frac{1}{r} \int_0^r rq(r) dr \quad \dots \dots \dots (25)$$

を得る。式(23)～(25)中の  $D_1$ ,  $D_2$  はそれぞれ上下の板の曲げ剛性であり付録 C、式(69)で与えられている。式(24)と(25)を足し合わせて積分すると

$$w_B = C_{1B} + C_{2B} r^2 + C_{3B} \ln r \quad \dots \dots \dots (26)$$

$w_B(0) =$  有界という条件よりただちに  $C_{3B} = 0$  を得る。

次に各板の縁に作用する曲げモーメントを求める。均質板に対するモーメントの式は、接着板に対する式の特別な場合として式(9)、付録 A、式(68)よりただちに得られ、上板に対し、中立面に関する曲げモーメント  $M_{r1}$  は

$$M_{r1} = -D_1 \left[ \frac{d^2 w_B}{dr^2} - \frac{\nu}{r} \frac{dw_B}{dr} - \frac{(1+\nu)}{h_1} \alpha_1 (T_1 - T_0) \right] \quad \dots \dots \dots (27)$$

となる。 $r = b$  に作用しているモーメントは上の板に対しては、 $M_1 - h_1 Z/2$  であるから(図 4(b)を参照)式(26)を(27)に代入して

$$-2D_1(1+\nu) \left[ C_{2B} + \frac{\alpha_1(T_0 - T_1)}{2h_1} \right] = M_1 - \frac{h_1 Z}{2} \quad \dots \dots \dots (28)$$

同様に下の板に対して

$$-2D_2(1+\nu) \left[ C_{2B} + \frac{\alpha_2(T_2 - T_0)}{2h_2} \right] = M_2 - \frac{h_2 Z}{2} \quad \dots \dots \dots (29)$$

式(28), (29)を足し合わせ、条件(21)を代入すると

$$\begin{aligned} M_i &= \frac{hZ}{2} - 2C_{2B}D'' \\ &\quad - (1+\nu) \left[ \frac{D_1 \alpha_1 (T_0 - T_1)}{h_1} + \frac{D_2 \alpha_2 (T_2 - T_0)}{h_2} \right] \end{aligned} \quad \dots \dots \dots (30)$$

が得られる。ここで  $D'' = (1+\nu)(D_1 + D_2)$ 。

一方、 $r = b$  における変位と傾きの連続条件より

$$C_{1B} = C_{1A} + C_{2A} \ln(b/a) + (C_{3A} - C_{2B})b^2 \quad \dots \dots \dots (31)$$



相互接触力が負になることから全面接触の仮定は不適切であるということがわかった。これらの条件下では、はく離部分は常に開口していることになる。ただし、接触モデルは、はく離面間の相対変位が小さいとき、すなわち温度変化が十分小さい場合は、有効な近似を与えるであろう。この場合、たわみははく離半径に依存せず、エネルギー解放率はきわめて小さいという一般的な結論が導かれ、実際、次報ではこの結論が正しいことが示される。次報でははく離部分が接触しないモデルについて、温度こう配によるはく離部分の座屈現象およびエネルギー解放率について調べる。

最後に、本研究は文部科学省科学研究費補助金[基盤研究(C)(2) 14550083]の援助を受けて実施されたことを付記し、謝意を表する。また、計算および図の作製を手伝っていただいた小田美紀男助手、前田義和技官に謝意を表する。

### 付録 A

ここで温度こう配の式をまとめておく。接着部分の界面の温度を $T_0$ とすると、各円板において $z$ 方向に単位時間に単位面積当たりの熱流量 $q$ は各円板につき次式で表される。

$$q_1 = \kappa_1(T_1 - T_0)/h_1, \quad q_2 = \kappa_2(T_0 - T_2)/h_2 \quad \dots(48)$$

$q_1 = q_2$  の関係から $T_0$ は次式となる。

$$T_0 = (T_1 + \xi T_2)/(1 + \xi), \quad \xi = \kappa_2 h_1 / \kappa_1 h_2 \quad \dots(49)$$

温度分布は上、下の板において次式で与えられる。

$$T_{z1} = -(T_1 - T_0)(z + \eta)/h_1 + T_1 \quad \dots(50)$$

$$T_{z2} = -(T_0 - T_2)(z + \eta - h)/h_2 + T_2 \quad \dots(51)$$

次にはく離部分について各円板の熱量 $q$ は次式で示される。

$$q_1 = \kappa_1(T_1 - T_A)/h_1, \quad q_2 = \kappa_2(T_B - T_2)/h_2 \quad \dots(52)$$

はく離面間の熱伝達率を $h_c$ 、はく離面間の空気層を伝わる熱量を $q_c$ とすると、熱量 $q_c$ は次式で表される<sup>(4)</sup>。

$$q_c = h_c(T_A - T_B) \quad \dots(53)$$

ここで $q_1 = q_2 = q_c$ の関係からはく離面の上下面における温度 $T_A$ 、 $T_B$ は次式となる。

$$T_A = \frac{(1 + \xi)T_1 + B_c(T_1 + \xi T_2)}{(1 + \xi)(1 + B_c)}, \quad B_c = \frac{\kappa_1 h_2 + \kappa_2 h_1}{\kappa_1 \kappa_2} h_c$$

$$T_B = \frac{(1 + \xi)T_2 + B_c(T_1 + \xi T_2)}{(1 + \xi)(1 + B_c)} \quad \dots(54)$$

それぞれ $z$ 軸と同じ方向で、上板の板厚中心を原点に取った $z_1$ 軸、下板の板厚中心を原点に取った $z_2$ 軸を考えると各板の温度こう配は次式で表される。

$$T_{z1} = -(T_1 - T_A)z_1/h_1 + (T_1 + T_A)/2 \quad \dots(55)$$

$$T_{z2} = -(T_B - T_2)z_2/h_2 + (T_2 + T_B)/2 \quad \dots(56)$$

### 付録 B

$B$ 、 $B_{12}$ 、 $D$ 、 $D_{12}$ 、 $B'$ 、 $B'_{12}$ 、 $P_t$ 、 $Q_t$ をまとめておく。

$$B = \frac{1}{2} \left[ \frac{E_1 h_1}{1 - v_1^2} (h_1 - 2\eta) + \frac{E_2 h_2}{1 - v_2^2} (h + h_1 - 2\eta) \right] \quad \dots(57)$$

$$B_{12} = \frac{1}{2} \left[ \frac{v_1 E_1 h_1}{1 - v_1^2} (h_1 - 2\eta) + \frac{v_2 E_2 h_2}{1 - v_2^2} (h + h_1 - 2\eta) \right] \quad \dots(58)$$

$$D = \frac{1}{3} \left\{ \frac{E_1}{1 - v_1^2} [\eta^3 - (\eta - h_1)^3] + \frac{E_2}{1 - v_2^2} [(h - \eta)^3 + (\eta - h_1)^3] \right\} \quad \dots(59)$$

$$D_{12} = \frac{1}{3} \left\{ \frac{v_1 E_1}{1 - v_1^2} [\eta^3 - (\eta - h_1)^3] + \frac{v_2 E_2}{1 - v_2^2} [(h - \eta)^3 + (\eta - h_1)^3] \right\} \quad \dots(60)$$

$$B' = \frac{E_1 h_1}{1 - v_1^2} + \frac{E_2 h_2}{1 - v_2^2} \quad \dots(61)$$

$$B'_{12} = \frac{v_1 E_1 h_1}{1 - v_1^2} + \frac{v_2 E_2 h_2}{1 - v_2^2} \quad \dots(62)$$

$$P_t = \frac{1}{2} \left[ \frac{\alpha_1 E_1 h_1}{1 - v_1} (T_0 + T_1) + \frac{\alpha_2 E_2 h_2}{1 - v_2} (T_0 + T_2) \right] \quad \dots(63)$$

$$Q_t = \frac{\alpha_1 E_1}{1 - v_1} \left\{ \frac{1}{3} \left( \frac{T_0 - T_1}{h_1} \right) [\eta^3 - (\eta - h_1)^3] + \frac{1}{2} \left( \frac{T_0 - T_1}{h_1} \eta + T_1 \right) [(\eta - h_1)^2 - \eta^2] \right\} + \frac{\alpha_2 E_2}{1 - v_2} \left\{ \frac{1}{3} \left( \frac{T_2 - T_0}{h_2} \right) [(h - \eta)^3 - (h_1 - \eta)^3] + \frac{1}{2} \left( \frac{T_2 - T_0}{h_2} (\eta - h) + T_2 \right) [(h - \eta)^2 - (\eta - h_1)^2] \right\} \quad \dots(64)$$

### 付録 C

$\eta$ を本文中の式(12)として定めると式(58)～(60)、(64)は以下のようになる。

$$B_{12} = (v_2 - v_1)hD'_0/2 \quad \dots(65)$$

$$D = D_1 + D_2 + h^2 D'_0/4 \quad \dots(66)$$

$$D_{12} = v_1 D_1 + v_2 D_2 + h^2 D'_0 \left( \frac{v_2 E_1 h_1}{1 - v_1^2} + \frac{v_1 E_2 h_2}{1 - v_2^2} \right) / 4 \left( \frac{E_1 h_1}{1 - v_1^2} + \frac{E_2 h_2}{1 - v_2^2} \right) \quad \dots(67)$$

$$Q_t = -\frac{(1 + v_1)D_1 \alpha_1 (T_1 - T_0)}{h_1} - \frac{(1 + v_2)D_2 \alpha_2 (T_0 - T_2)}{h_2} - \frac{1}{4} h D'_0 [(1 + v_1) \alpha_1 (T_1 + T_0) - (1 + v_2) \alpha_2 (T_0 + T_2)]$$

.....(68)

ここで

$$D'_0 = \left( \frac{1-v_1^2}{E_1 h_1} + \frac{1-v_2^2}{E_2 h_2} \right)^{-1} \quad \dots \quad (70)$$

$v_1 = v_2 = v$  の場合、式(66)～(68)より以下の関係式が成立する。

$$D + D_{12} = (1+\nu)D \\ = (1+\nu)(D_1 + D_2) + h^2 D_0 / 4 \quad \dots \dots \dots (71)$$

$$Q_t = -(1+\nu) [D_1 \alpha_1 (T_1 - T_0)/h_1 + D_2 \alpha_2 (T_0 - T_2)/h_2]$$

$$-hD_0[\alpha_1(T_1+T_0)-\alpha_2(T_0+T_2)]/4 \quad \dots \dots \dots (72)$$

ここで

$$D_0 = \left[ \left( 1 - v \right) \left( \frac{1}{E_1 h_1} + \frac{1}{E_2 h_2} \right) \right]^{-1} \quad \dots \dots \dots \quad (73)$$

文 献

- (1) Hutchinson, J. W. and Suo, Z., Advances in Applied Mechanics, 29(1992), 63-191.
  - (2) 結城良治編, 界面の力学, (1993), 3章, 倍風館.
  - (3) Toya, M., Miyawaki, T. and Kirioka, K. (Hashiguchi,T.編), Proc.18th Int. Symp. on Space Tech. and Sci.,(1992), 527-534.
  - (4) Hutchinson, J.W. and Lu, T.J., Trans. ASME, J. Eng. Mater. Technol., 117(1995),386-390.
  - (5) 戸谷眞之・他 3 名, 機論, 66-647, A (2000), 1362-1369.
  - (6) Saitoh, T., Matsuyama, H. and Toya, M., IEEE, Trans. on CPMT, Part B, 21(1998), 422-427.
  - (7) 例えば, Madenci, E. and Westmann, R.A., Trans. ASME, J. Appl. Mech., 60(1993), 895-902.
  - (8) 戸谷眞之・他 3 名, 機論, 65-635, A (1999), 1593-1599.