一定の圧縮応力を許容する張力場モデルの定式化と そのインフレータブルビームの曲げ解析への適用

秋田 剛^{*1} 石田良平^{*2}

1. 梗 概

本論文では、一定の圧縮応力を許容する張力場モデルの定式化を示す. 定式化では、許容する圧縮 応力の大きさを表す圧縮パラメータを導入し、射影行列を使って修正弾性行列を導出する. また、増分型 の修正弾性行列を導出し、その主軸座標系における成分を明示する. これにテンソルの座標変換式を適 用すれば、一定の圧縮応力を許容する張力場モデルの接線剛性行列を、容易に求めることが可能であ る. 本モデルをインフレータブルビームの曲げ解析に適用し、実験との比較から有効性を検証する.

1. はじめに

近年の宇宙開発の発展に伴い、ソーラーセイル⁽¹⁾や宇宙ア ンテナ用のサンシールド⁽²⁾など軽量で収納効率の高い膜材を 利用した軽量膜面宇宙構造物が数多く提案されている.それ に伴い、リンクルを生じた膜面の非線形有限要素解析法も多 数提案されている⁽³⁻⁶⁾.

多くの場合、リンクル現象は張力場モデルに基づいてモデ ル化される. 張力場モデルでは、膜面の曲げ剛性を零と仮定 し、膜面に圧縮応力が作用した際、リンクルの形成によって 圧縮応力は完全に解放されるものと考える(図1(a)). この とき膜面の応力場は、一方向の主応力が正、もう一方向の主 応力が零となる1軸引き張りの応力(張力場)でモデル化さ れる. また、リンクルの形成に伴う面外変形は、等方弾性膜 を考えた場合、張力に直交する方向の面内収縮変形としてモ デル化される(図1(b)). このようなモデル化により、膜面 のリンクル現象を座屈解析を行うことなく平面問題として簡 便に扱うことが可能となる.

張力場モデルにおいては、圧縮応力の伝達を完全に無視す るため、シェル理論に基づく厳密な膜面解析の力学応答との 間に差違を生じることが知られている⁽⁷⁾. 文献8では、許容 する圧縮応力が、矩形膜のせん断座屈後のリンクルに与える 影響について考察している. また、数値解析の収束性にも影 響を与えることが知られている⁽⁹⁾.

著者等⁽¹⁰⁾は、片持ちのインフレータブルビームの曲げ特性 を対象に、リンクル発生後の圧縮応力の存在が構造特性に与





(b) **エネルギを発生しない面内収縮変形** 図1 張力場理論の基本的な仮定

える影響に着目し、張力場モデルの理論解析と実験との比較 を行った.比較結果から、(1) 張力場モデルで解析した場合、 曲げ剛性が実験結果に比べ低下すること、(2) 一定の圧縮応 力を許容することで、理論解析と実験が良く一致すること、 を確認した.本論文では、「一定の圧縮応力を許容する張力場 モデル」を汎用的な有限要素法に組み込むための定式化を示 す.このような定式化は文献8で既になされているが、応力・ ひずみ関係式が複雑なテンソル式で表されており、実際のプ ログラムの組み込みに労力を要する.本論文では、等方弾性 膜に限定した形ではあるが、主軸座標系で表した極めて簡便 な応力・ひずみ関係式を示す.また、本研究で示した定式化 を、文献10のインフレータブルビームの非線形有限要素解 析に適用し、実験結果との比較し、有効性を検証する.

2. 一定の圧縮応力を許容する張力場モデル

2.1. 等方弾性膜の基礎式

本論文では等方弾性膜を解析の対象とする. 平面応力状態 にある等方弾性膜の x-y 座標系における応力, ひずみ成分は 次式のように三次元ベクトルで表すことができる.

$$\boldsymbol{\sigma} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{\sigma}_{x} & \boldsymbol{\sigma}_{y} & \boldsymbol{\tau}_{xy} \end{bmatrix}, \boldsymbol{\varepsilon} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{\varepsilon}_{x} & \boldsymbol{\varepsilon}_{y} & \boldsymbol{\varepsilon}_{xy} \end{bmatrix}$$
(1)

応力・ひずみ関係式は弾性行列 \mathbb{C} ,ヤング率E,ポアソン比 ν を用いて

$$\boldsymbol{\sigma} = \frac{E}{1 - \nu^2} \begin{bmatrix} 1 & \nu & 0 \\ \nu & 1 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1 - \nu}{2} \end{bmatrix} \boldsymbol{\varepsilon} = \mathbf{C}\boldsymbol{\varepsilon}$$
(2)

となる.いま,主軸座標系から角度θ回転した x-y 座標系を 考えると、応力、ひずみ成分の主軸座標系から x-y 座標系へ の成分変換式を、以下のようにベクトル形式で表すことがで きる.

$$\boldsymbol{\sigma} = \boldsymbol{\sigma}_{1} \mathbf{n}_{1} + \boldsymbol{\sigma}_{2} \mathbf{n}_{2}$$

$$\mathbf{n}_{1} = \begin{bmatrix} \cos^{2} \theta & \sin^{2} \theta & \sin \theta \cos \theta \end{bmatrix}^{T}$$

$$\mathbf{n}_{2} = \begin{bmatrix} \sin^{2} \theta & \cos^{2} \theta & -\sin \theta \cos \theta \end{bmatrix}^{T}$$

$$\boldsymbol{\varepsilon} = \boldsymbol{\varepsilon}_{1} \mathbf{s}_{1} + \boldsymbol{\varepsilon}_{2} \mathbf{s}_{2}$$

$$\mathbf{s}_{1} = \begin{bmatrix} \cos^{2} \theta & \sin^{2} \theta & 2\sin \theta \cos \theta \end{bmatrix}^{T}$$

$$\mathbf{s}_{2} = \begin{bmatrix} \sin^{2} \theta & \cos^{2} \theta & -2\sin \theta \cos \theta \end{bmatrix}^{T}$$
(4)

ここに σ_i, ε_i (*i* = 1, 2) はそれぞれ等方弾性膜の主応力,主ひずみであり

$$\sigma_1 \ge \sigma_2, \varepsilon_1 \ge \varepsilon_2 \tag{5}$$

とする. 最後に以下の式で定義されるベクトルn3を導入する.

$$\mathbf{n}_3 = \mathbf{n}_1 \times \mathbf{n}_2 \tag{6}$$

式(3)の第1式と式(6)の内積をとり式(2)を考慮すると

$$f(\theta) = \mathbf{n}_3^T \boldsymbol{\sigma} = \mathbf{n}_3^T \mathbf{C} \boldsymbol{\varepsilon} = 0 \tag{7}$$

のように主軸角度 θ とひずみベクトル ϵ の関係式が得られる.

2.2. 張力場モデルの修正弾性行列

ここでは、文献 6,11 に従い、通常の張力場モデルに基づいたしわの 2 つの形成プロセスを示し、膜面の全体ひずみをそ

れぞれのプロセスに対応したひずみベクトルに分解する.また、分解されたひずみから射影行列を用いて、リンクルを生じた膜面の応力・ひずみ関係を表す修正弾性行列を導出する.

いま,リンクルを生じて張力状態にある膜面の主応力値 をのとする.まず、図2(a)に示すように、最初のプロセスで は、膜面が張力のによって弾性変形したと考える.このとき、 膜面は張力によって引張方向に、またポアソン効果によって 収縮方向に変形する(弾性ひずみ).次のプロセスでは、図 2(b)に示すようにしわの発生によって膜面が収縮変形したと 考える.張力場理論では、このプロセスの変形はエネルギを 発生しない特別な変形モードとなり、この結果生じるひずみ をリンクルひずみとよぶ.以上より、リンクルを生じた膜面 の全体ひずみは、弾性ひずみとリンクルひずみに分解される.

次に、弾性ひずみとリンクルひずみをベクトル形式で表す.まず、式(1)の第1式より、一軸の張力状態にある膜面の応力ベク



(a) 張力による引張変形



図2しわの形成プロセス

トル σt は次式のように表される.

$$\boldsymbol{\sigma}_{t} = \boldsymbol{\sigma}_{1} \cdot \boldsymbol{n}_{1} + \boldsymbol{0} \cdot \boldsymbol{n}_{2} = \boldsymbol{\sigma}_{1} \cdot \boldsymbol{n}_{1} \tag{8}$$

いま, *ε*_wをリンクルひずみベクトルとすると, 張力場理論の仮定から以下のように表現することができる.

$$\mathbf{\varepsilon}_{w} = \varepsilon_{2w} \cdot \mathbf{s}_{2} \tag{9}$$

ここで *ε*_{2w} は, 非零のスカラー値である. 式(8)と式(9)の内積を 取り, *s*₂ と*n*₁ が直交することを利用すると

$$\boldsymbol{\varepsilon}_{w}^{T}\boldsymbol{\sigma}_{t} = (\boldsymbol{\varepsilon}_{2w}\boldsymbol{\sigma}_{1})\boldsymbol{s}_{2}^{T}\boldsymbol{n}_{1} = 0$$
⁽¹⁰⁾

となる. このことから, ε, に相当する変形は, エネルギを発生しない変形モード, つまり図 2(b)に対応する変形モードに対応す

ることがわかる. いま, リンクル発生後の膜面の全体ひずみベクトルを ε と置く. このとき, 弾性ひずみベクトル ε_e は, ε と ε_w の差分として次式のように表される.

$$\boldsymbol{\varepsilon}_{e} = \boldsymbol{\varepsilon} - \boldsymbol{\varepsilon}_{w} = \boldsymbol{\varepsilon} - \boldsymbol{\varepsilon}_{2w} \cdot \boldsymbol{s}_{2} \tag{11}$$

ここで弾性ひずみは、純粋な弾性変形の結果生じたものなので $\sigma_i \ge \epsilon_e$ の間に、次式のように通常の応力ひずみ関係が成り立つ.

$$\boldsymbol{\sigma}_{t} = \mathbf{C}\boldsymbol{\varepsilon}_{e} = \mathbf{C}\left(\boldsymbol{\varepsilon} - \boldsymbol{\varepsilon}_{2w} \cdot \boldsymbol{s}_{2}\right) \tag{12}$$

式(9)と式(12)を式(10)に代入して整理すると

$$\boldsymbol{\varepsilon}_{2w} = \left(\mathbf{s}_{2}^{T} \mathbf{C} \boldsymbol{\varepsilon}\right) / \left(\mathbf{s}_{2}^{T} \mathbf{C} \mathbf{s}_{2}\right)$$
(13)

を得る. さらに式(13)を式(9)と式(11)に代入して整理すると,次のようにリンクルひずみと弾性ひずみのベクトル形式が得られる.

$$\boldsymbol{\varepsilon}_{w} = \boldsymbol{Q}\boldsymbol{\varepsilon} \quad (14) \qquad \boldsymbol{\varepsilon}_{e} = \boldsymbol{P}\boldsymbol{\varepsilon} \quad (15)$$

$$\mathbf{Q} = \left(\mathbf{s}_2 \mathbf{s}_2^T \mathbf{C}\right) / \left(\mathbf{s}_2^T \mathbf{C} \mathbf{s}_2\right) \quad (16) \qquad \mathbf{P} = \mathbf{I} - \mathbf{Q} \quad (17)$$

ここでP,Qは以下の関係式を満たす射影行列である.

$$\mathbf{Q}^2 = \mathbf{Q}$$
 (18) $(\mathbf{C}\mathbf{Q})^T = \mathbf{C}\mathbf{Q}$ (19) $\mathbf{P}^T\mathbf{C}\mathbf{Q} = \mathbf{0}$ (20)

式(14), (15), (17)から, 全体ひずみの分解表現が次式のよう に与えられる.

$$\boldsymbol{\varepsilon} = \mathbf{P}\boldsymbol{\varepsilon} + \mathbf{Q}\boldsymbol{\varepsilon} = \boldsymbol{\varepsilon}_{a} + \boldsymbol{\varepsilon}_{w} \tag{21}$$

また,式(4)で θ=0 として式(13)に代入すると

$$\mathcal{E}_{2w} = \mathcal{E}_2 + \mathcal{V}\mathcal{E}_1 \tag{22}$$

を得る.

最後に膜面の修正弾性行列を導出する.式(15)を式(12)に 代入すると膜面の応力ひずみ関係式

$$\boldsymbol{\sigma}_{\iota} = \tilde{\mathbf{C}}\boldsymbol{\varepsilon} \qquad (23) \qquad \tilde{\mathbf{C}} = \mathbf{C}\mathbf{P} \qquad (24)$$

を得る.ここで C は修正弾性行列であり,通常の弾性行列と 射影行列の積として表される.

2.3. 応力ベクトルの分解表現と修正弾性行列の物理的解 釈

リンクルひずみベクトルをwに弾性行列Cを作用させ

$$\boldsymbol{\sigma}_{w} = \mathbf{C}\boldsymbol{\varepsilon}_{w} = \mathbf{C}\mathbf{Q}\boldsymbol{\varepsilon} \tag{25}$$

を定義する.式(4),(16)でθ=0としてものを,式(25)に代入 すると

 $\boldsymbol{\sigma}_{w} = \boldsymbol{\sigma}_{2} \begin{bmatrix} \nu & 1 & 0 \end{bmatrix}^{T} \tag{26}$

を得る. ここに

$$\sigma_2 = \frac{E}{1 - v^2} \varepsilon_{2w} \tag{27}$$

である.リンクル判定に混合基準120を適用した場合、リンク ル状態で

 $\varepsilon_{2w} = \varepsilon_2 + v\varepsilon_1 < 0$ (28) となるので、式(27)から式(26)の σ_w は、二軸の圧縮応力状態 に対応した応力ベクトルとなる.

式(21)の両辺にCをかけると、応力ベクトルの分解表現が

$$\boldsymbol{\sigma} = \mathbf{C} \mathbf{P} \boldsymbol{\varepsilon} + \mathbf{C} \mathbf{Q} \boldsymbol{\varepsilon} = \boldsymbol{\sigma}_t + \boldsymbol{\sigma}_w \tag{29}$$

のように得られる. さらに式(19),(20)を参照すると、式(29)を

$$\boldsymbol{\sigma} = \boldsymbol{\sigma}_t + \boldsymbol{\sigma}_w = \mathbf{P}^T \boldsymbol{\sigma} + \mathbf{Q}^T \boldsymbol{\sigma} \tag{30}$$

と表すことができる.上式は,応力ベクトルの射影行列による分解表現⁽¹¹⁾である.ここで,式(17)~(20)を参照に,式(23),(25)に**P**^Tを作用させると

$$\mathbf{P}^{T}\mathbf{\sigma}_{t} = \mathbf{P}^{T}\mathbf{C}\mathbf{P}\boldsymbol{\varepsilon} = \boldsymbol{\sigma}_{t}$$

$$\mathbf{P}^{T}\mathbf{\sigma}_{w} = \mathbf{P}^{T}\mathbf{C}\mathbf{Q}\boldsymbol{\varepsilon} = \mathbf{0}$$
(31)

となるので、 \mathbf{P}^{T} は σ から σ_{w} を除去し、 σ_{t} を抽出する射影行 列となることがわかる.

いま,式(19),(17),(24)を参照に式(23)を次式のように変形する.

$$\boldsymbol{\sigma}_{t} = \tilde{\mathbf{C}}\boldsymbol{\varepsilon} = \mathbf{C}\mathbf{P}\boldsymbol{\varepsilon} = \mathbf{P}^{T}\mathbf{C}\boldsymbol{\varepsilon}$$
(32)

図3を参照に式(32)の物理的解釈を示す.図3左図のように、 全体ひずみは弾性ひずみとリンクルひずみに分解される.ま ず、通常の弾性行列により全体ひずみを応力ベクトルに変換 する(図3中央図).ここで、応力ベクトルは一軸の張力状態 にある膜面の応力ベクトル σ_t と二軸の圧縮応力状態に対応 した σ_w に分解される.次に σ に P^T を作用させ、 σ_w を除去 し σ_t を抽出する(図3右図).これらの作用をあわせて、修 正弾性行列が $\tilde{C} = P^TC$ で表現される.



図3修正弾性行列の物理的解釈

2.4. 一定の圧縮応力を許容した修正弾性行列

いま, α (<0)を,許容する圧縮応力を表すパラメータ(以降で圧縮パラメータとよぶ)とする.式(25)の両辺に $\alpha / \sigma_2 を$ かけて式(26)を考慮すると

$$\boldsymbol{\sigma}_{c} = \frac{\alpha}{\sigma_{2}} \mathbf{C} \mathbf{Q} \boldsymbol{\varepsilon} = \alpha \begin{bmatrix} v \\ 1 \\ 0 \end{bmatrix}$$
(33)

が得られる. ここで

$$\boldsymbol{\sigma}_{c} = \frac{\alpha}{\sigma_{2}} \boldsymbol{\sigma}_{w} \tag{34}$$

は、 εによらない圧縮応力ベクトルとなり、 α の値に応じた 定数値となる.式(23)と式(33)の両辺を足して、式(24)を考慮 すると、一定の圧縮応力を許容する張力場モデルの応力・ひ ずみ関係式が

$$\boldsymbol{\sigma}_{t} + \boldsymbol{\sigma}_{c} = \tilde{\boldsymbol{\sigma}} = \mathbf{C} \left(\mathbf{P} + \frac{\alpha}{\sigma_{2}} \mathbf{Q} \right) \boldsymbol{\varepsilon} = \bar{\mathbf{C}} \boldsymbol{\varepsilon}$$
(35)

と表される. ここに

$$\overline{\mathbf{C}} = \mathbf{C} \left(\mathbf{P} + \frac{\alpha}{\sigma_2} \mathbf{Q} \right) \tag{36}$$

は修正弾性行列である.

いま,式(19),(17)を考慮して,式(35)の修正弾性行列を

$$\overline{\mathbf{C}} = \left(\mathbf{P}^T + \frac{\alpha}{\sigma_2} \mathbf{Q}^T\right) \mathbf{C}$$
(37)

と表し、式(37)の物理的解釈を、図4を参照に説明する。図 3と同様に、全体ひずみは弾性ひずみとリンクルひずみに分 解され、全体ひずみに弾性行列を作用させ、応力ベクトルに 変換する (図4左図、中央図).次のステップでは、まず σ に \mathbf{P}^{T} を作用させ σ_{t} を抽出する。同時に \mathbf{Q}^{T} を作用させ σ_{w} を抽 出し、さらに圧縮応力を一定にするために係数 α / σ_{2} をかけ てスケーリングする (図4右図).これらのベクトルを合わせ て、一定の圧縮応力を許容したリンクル状態の応力ベクトル $\tilde{\sigma}$ が得られ、修正弾性行列が式(37)のように表される。



図4 一定の圧縮応力を許容した場合の修正弾性行列

最後に、式(37)の射影行列に θ=0 を代入して整理すると、主軸座標系における修正弾性行列の成分が

$$\overline{\mathbf{C}} = \begin{vmatrix} E + \frac{\alpha v^2}{\varepsilon_{2w}} & \frac{\alpha v}{\varepsilon_{2w}} & 0\\ \frac{\alpha v}{\varepsilon_{2w}} & \frac{\alpha}{\varepsilon_{2w}} & 0\\ 0 & 0 & \frac{E}{2(\nu+1)} \end{vmatrix}$$
(38)

のように表される.

2.5. 増分型の応力・ひずみ関係式

式(35)に示される応力・ひずみ関係式は、 C が主軸角度 θ の 関数となるので、非線形式になる、一般に、非線形の応力・ ひずみ関係式を持つ物質の有限要素解析を行う際には、線形 化された増分型の応力・ひずみ関係式を求める必要がある、 本節では、増分型の修正弾性行列を導出する、

式(35)の両辺の時間微分をとると、

$$\dot{\tilde{\sigma}} = \overline{\mathbf{C}}\dot{\boldsymbol{\varepsilon}} + \mathbf{C} \left(\dot{\mathbf{P}} + \frac{\alpha}{\sigma_2}\dot{\mathbf{Q}}\right)\boldsymbol{\varepsilon} - \frac{\alpha\dot{\sigma}_2}{\sigma_2^2}\mathbf{C}\mathbf{Q}\boldsymbol{\varepsilon}$$
(39)

となる.上式の右辺第2項,第3項をそれぞれ を行列の積の形に変形することで,増分型の修正弾性行列を導出することができる.

(A) 右辺第2項の変形

式(16)より、射影行列Qの時間微分は

$$\dot{\mathbf{Q}} = -\frac{2(1-\nu^2)}{E} \left(\mathbf{n}_3 \mathbf{s}_2^T + \mathbf{s}_2 \mathbf{n}_3^T \right) \mathbf{C} \dot{\boldsymbol{\theta}}$$
(40)

と表される.ただし上式を等出する際,以下の関係式を利用 した.

$$\mathbf{s}_2^T \mathbf{C} \mathbf{s}_2 = \frac{E}{1 - \nu^2} \tag{41}$$

$$\dot{\mathbf{s}}_2 = -2\mathbf{n}_3 \dot{\boldsymbol{\theta}} \tag{42}$$

式(40)の右から をかけ、式(7)を考慮すると

$$\dot{\mathbf{Q}}\boldsymbol{\varepsilon} = \frac{2\left(1-\nu^2\right)\left(\mathbf{s}_2^T \mathbf{C}\boldsymbol{\varepsilon}\right)}{E} \mathbf{n}_3 \dot{\boldsymbol{\theta}}$$
(43)

が得られる.いま、 $f(\theta) = 0$ の時間微分から

$$\dot{\theta} = -\left(\frac{\partial f}{\partial \mathbf{\epsilon}} \middle/ \frac{\partial f}{\partial \theta}\right) \dot{\mathbf{\epsilon}}$$
(44)

が求められる. 式(7)から,上式の分子と分母の項はそれぞれ $\frac{\partial f}{\partial s} = \mathbf{n}_{3}^{T} \mathbf{C}$ (45)

$$\frac{\partial f}{\partial \theta} = \frac{\partial f}{\partial \mathbf{n}_2} \frac{\partial \mathbf{n}_3}{\partial \theta} = -(\mathbf{s}_2 - \mathbf{s}_1)^T \mathbf{C} \boldsymbol{\varepsilon}$$
(46)

となる. ここで,式(46)の導出に∂**n**₃/∂θ = **s**₂ − **s**₁なる関係 式を用いた.式(45),(46)を式(44)に代入すると

$$\dot{\theta} = \frac{\mathbf{n}_{3}^{T}\mathbf{C}}{\left(\mathbf{s}_{2} - \mathbf{s}_{1}\right)^{T}\mathbf{C}\boldsymbol{\varepsilon}}\dot{\boldsymbol{\varepsilon}}$$
(47)

が得られる. 式(47)を式(43)に代入すると

$$\dot{\mathbf{Q}}\boldsymbol{\varepsilon} = -\beta \mathbf{n}_3 \mathbf{n}_3^T \mathbf{C} \dot{\boldsymbol{\varepsilon}} \tag{48}$$

となる. ここに

$$\beta = \frac{2(1-\nu^2)}{E} \frac{\mathbf{s}_2^T \mathbf{C} \boldsymbol{\varepsilon}}{\left(\mathbf{s}_2 - \mathbf{s}_1\right)^T \mathbf{C} \boldsymbol{\varepsilon}}$$
(49)

である.式(17),(48)から式(39)の右辺第2項は

$$\mathbf{C}\left(\dot{\mathbf{P}} + \frac{\alpha}{\sigma_2}\dot{\mathbf{Q}}\right)\boldsymbol{\varepsilon} = -\left(1 - \frac{\alpha}{\sigma_2}\right)\mathbf{C}\dot{\mathbf{Q}}\boldsymbol{\varepsilon}$$

$$= \beta\left(1 - \frac{\alpha}{\sigma_2}\right)\mathbf{C}\mathbf{n}_3\mathbf{n}_3^T\mathbf{C}\dot{\boldsymbol{\varepsilon}}$$
(50)

と表される.

(B) 右辺第3項の変形

式(27), (13), (41)より

$$\dot{\sigma}_2 = \dot{\mathbf{s}}_2^T \mathbf{C} \boldsymbol{\varepsilon} + \mathbf{s}_2^T \mathbf{C} \dot{\boldsymbol{\varepsilon}} \tag{51}$$

となる.ここで,式(7),(42)より上式の右辺第2項は0となることを考慮して,式(51)を式(39)の右辺第3項に代入すると

$$-\frac{\alpha \dot{\sigma}_2}{\sigma_2^2} \mathbf{C} \mathbf{Q} \boldsymbol{\varepsilon} = -\frac{\alpha}{\sigma_2^2} (\mathbf{C} \mathbf{Q} \boldsymbol{\varepsilon}) (\mathbf{s}_2^T \mathbf{C}) \dot{\boldsymbol{\varepsilon}}$$
(52)

を得る. ここで, 式(9), (14)より

$$\mathbf{CQ}\boldsymbol{\varepsilon} = \mathbf{C}\boldsymbol{\varepsilon}_{w} = \boldsymbol{\varepsilon}_{2w}\mathbf{C}\boldsymbol{s}_{2} \tag{53}$$

となるが、これを式(52)に代入して式(27)を考慮すると

$$-\frac{\alpha \dot{\sigma}_2}{\sigma_2^2} \mathbf{C} \mathbf{Q} \boldsymbol{\varepsilon} = -\frac{\alpha}{\sigma_2} \frac{1 - \nu^2}{E} \mathbf{C} \mathbf{s}_2 \mathbf{s}_2^T \mathbf{C} \dot{\boldsymbol{\varepsilon}}$$
(54)

を得る.

(C) 増分型の修正弾性行列

式(50), (54)を式(39)に代入すると、増分型の応力・ひずみ 関係式が

$$\dot{\tilde{\mathbf{\sigma}}} = \overline{\mathbf{C}}_{inc} \dot{\mathbf{\epsilon}} \tag{55}$$

として得られる. ここに,

$$\overline{\mathbf{C}}_{inc} = \overline{\mathbf{C}} + \mathbf{C} \left[\left(1 - \frac{\alpha}{\sigma_2} \right) \mathbf{n}_3 \mathbf{n}_3^T - \frac{\alpha}{\sigma_2} \frac{1 - \nu^2}{E} \mathbf{s}_2 \mathbf{s}_2^T \right] \mathbf{C} \quad (56)$$

は増分型の修正弾性行列である.

最後に式(56)の右辺の各項に θ=0 を代入して整理すると, 主軸座標系における増分型の修正弾性行列の成分が

$$\bar{\mathbf{C}}_{inc} = \begin{bmatrix} E & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{E\varepsilon_1 + \alpha (\nu - 1)}{2(\varepsilon_1 - \varepsilon_2)} \end{bmatrix}$$
(57)

のように表される.本モデルで非線形有限解析を行う際には, まず主軸座標系で式(57)を評価し,次に解析に用いる座標系 にテンソルの座標変換式を用いて変換し,構成則テンソルを 求めて接線剛性行列を計算すればよい.詳しい計算手順は文 献13を参照してほしい.

3. インフレータブルビームの曲げ解析への適用

3.1. 解析モデル

解析対象のインフレータブルビームは、図5に示すような 全長1,半径rの片持ちの円筒チューブとする。円筒チュー ブは周辺部分の薄膜と先端部分の円盤により構成され、空気 圧pによって剛性を与えられる.先端の円盤にせん断荷重F が作用すると、荷重が小さい領域では円筒チューブは片持ち はりとして機能する.荷重が大きくなると固定点近辺の下腹 部の膜が圧縮応力に耐えられなくなり、しわを生じて崩壊す る.

著者等⁽¹⁰⁾は本モデルに対し,通常の張力場モデルによる理 論解析を行い、実験結果と比較した.その結果,解析ではイ ンフレータブルビームの剛性が過小評価され崩壊荷重が実験 値よりも低くなることを確認した.また,微小な一定の圧縮 応力を許容する張力場モデルの理論解を導出し,許容する圧 縮応力の大きさを調整することで,理論解と実験とがよく一 致することを確認した.

ここでは、第2章で導出した圧縮パラメータを調整して文献10と同様の検証を行い、より汎用的な有限要素解析で一定の圧縮応力を許容した場合の有効性を示す。

3.2. 解析条件

インフレータブルビームを構成する膜材の物性値は、ヤン グ率1GPa,ポアソン比0.3 とする.またビームの全長を0.6 m、半径を0.03m、膜厚を 60μ mとする.検証に用いる解 析ケースは、p=1600,2100,3000,4000Paの4ケースと する.解析では、荷重増分法によりビーム先端にせん断荷重 を与えて、変位・荷重曲線を求める.ケースごとに圧縮パラ メータαを-6.0×10⁵ Paから-5.0×10⁴ Paの範囲でスイー プさせ、変位・荷重曲線の実験とのRMS 誤差をもっとも小 さくする α の値を探索する.なお、荷重増分法は文献13 に 基づき,埋め込み座標を利用した幾何学的非線形有限要素法 を用いて行った.

3.3. 実験結果

ケースごとに, 文献 10 の実験値との RMS 誤差を最小と する α を求めた結果が図 6 である. 図の横軸がインフレータ ブルビームの内圧, 縦軸が圧縮パラメータを示す. 縦軸の値 を正にするために、一αをプロットしている。図より内圧の 増加に対してーαが単調に増加することがわかる。図7~図 10に、各ケースで、RMS 誤差を最小とするαを用いて求め たインフレータブルビームの荷重・変位曲線を示す。図中に 実験結果(Experiment data)および圧縮を許容しない通常 の張力場理論の結果(Tension field theory)もあわせて示す。



図の横軸が、インフレータブルビームの先端変位、縦軸がせん断荷重である。図より、どのケースでも微小な一定の圧縮 応力を許容することで、リンクルを生じる前の線形領域から リンクル発生後の非線形領域まで、解析結果と実験値がよく 一致することがわかる。一方で、通常の張力場理論による結 果は、線形領域から非線形領域に移行する際の荷重が、実験 結果よりも小さくなることがわかる。

4. 結論と今後の課題

本研究では、一定の圧縮応力を許容する張力場モデルを汎 用的な有限要素法に組み込むために必要な、修正弾性行列の 定式化を示した.定式化では圧縮パラメータを導入し、修正 弾性行列の力学的な解釈を、射影行列を用いて示した.また、 主軸座標系における増分型の修正弾性行列を明示した.これ により、一般的な非線形有限要素法への組み込みが容易とな る.本研究で示した解析方法を、インフレータブルビームの 曲げ解析に適用し、実験との比較からその有効性を示した.

今後の課題として、圧縮パラメータの合理的な設定方法の 構築があげられる.このために、実験面からのアプローチと 理論面からのアプローチが考えられる.前者に関しては、実 験ケースを増やし、応答曲面を利用した圧縮パラメータの設 定法を検討する予定である.後者に関しては、より現象に忠 実なシェル理論に基づく解析結果と本論文の解析結果を比較 し、圧縮パラメータの設定法に関して考察する予定である.

参考文献

- 奥泉信克: 多粒子系モデルによるソーラーセイル膜面の 展開解析, JSASS-2009-4320, 2009.
- Ewing, A. P., Back, J. M., Schuettpelz, B. M., and Laue, G. P.,: James Webb Space Telescope Sunshield Membrane Assembly, AIAA Paper 2009-2156, 2009.
- Miller, R. K., Hedgepeth, J. M., Weingarten, VI., Das, P. and Kahyai, S.: Finite Element Analysis of Partly Wrinkled Membranes, Computers and Structures, Vol. 20, pp.631-639, 1985.
- Nakashino, K. and Natori, M. C.: Efficient Modification Scheme of Stress-Strain Tensor for Wrinkled Membranes, AIAA Journal, Vol. 43, pp.206-215, 2005.
- Miyazaki, Y.: Wrinkle/Slack Model and Finite Element Dynamics of Membrane, International Journal for Numerical Methods in Engineering, Vol. 66, pp. 1179-1209, 2006.
- 6) Akita, T., Nakashino, K., Natori, M. C., and Park, K. C.: A Simple Computer Implementation of Membrane Wrinkle Behaviour via a Projection Technique, International Journal for Numerical Methods in Engineering, Vol. 71, pp.1231–1259, 2007.
- 7) Iwasa, T., Natori, M.C., and Higuchi, K., Evaluation of

Tension Field Theory for Wrinkling Analysis with Respect to the Post-Buckling Study, Journal of Applied Mechanics, Vol. 71, Transaction of American Society of Mechanical Engineers, 2004.

- Inoue, S.,: Prediction Methods of Wrinkling in Thin-Membrane, Proceedings of the 27th International Symposium on Space Technology and Science, 2009-c-20s, 2009.
- 9) Jarasjarungkiat, A., Wuchner, R., and Bletzinger, B. U., : Efficient Sub-Grid Scale Modeling of Membrane Wrinkling by a Projection Method, Computer Methods in Applied Mechanics and Engineering, Vol. 198, pp. 1097-1116, 2009.
- 10) 菅沼和敬,秋田剛,石田良平: インフレータブルビームの 曲げ特性について, Vol. 75, pp. 388-393, 2009.
- Akita, T., and Natori, M. C.,: Sensitivity Analysis Method for Membrane Wrinkling Based on the Tension-Field Theory, AIAA Journal, Vol. 46, pp. 1516-1527, 2008.
- 12) Kang, S., and Im, S.,: Finite Element Analysis of Wrinkling Membranes, Journal of Applied Mechanics, Vol. 64, No. 2, Transaction of American Society of Mechanical Engineers, pp. 263-269, 1997.
- 13) 秋田剛,: 射影行列による膜面構造のリンクリング解析に関 する研究, 東京大学博士論文, 2004.

A FORMULATION OF TENSION FIELD MODEL WITH CONSTANT COMPRESSIVE STRESSES

AND

ITS APPLICATION TO BENDING ANALYSIS OF INFLATABLE BEAMS

Takeshi AKITA^{*1)} Ryohei ISHIDA^{*2)}

SYNOPSIS

A formulation of a modified tension field model, which can allow small constant compressive stresses in wrinkled membranes, is presented. The lower bound of compressive stresses allowed is controlled by a constant parameter, the choice of which has a great influence on mechanical behaviors of wrinkled membranes. Both a modified stress-strain relation and its incremental form, which is needed for nonlinear finite element analysis, are derived by using projection approach in explicit form. A buckling behavior of an inflatable cylindrical beam is investigated by using the presented tension field model to show the effectiveness of the presented formulation.

*2) Osaka Prefecture University

^{*1)} Researcher, JAXA's Engineering Digital Innovation Center (JEDI), Japan Aerospace Exploration Agency (JAXA).