# 非線形粘弾性構造物のDuffing振動

### 1. はじめに

構造物の動的非線形問題は,挙動が複雑とな るだけでなく系の安定性を喪失させる要因を含 んでおり,構造力学の分野では,幾何学的非線 形性を持つ偏平シェル・ドームに対する動座屈 研究が行われてきた<sup>1)</sup>.

一方, Duffing 系の非線形振動問題は,単純な 構造でさえ解析解が得られず,計算機による数 値解析では,1-線形パラメータの解析でも解の 多様な振舞い(カオス)が現れ,詳細な解析には 膨大な計算が必要である<sup>2),3)</sup>.

本研究では,既往の非線形動力学および構造 力学的観点から,多自由度粘弾性ドーム構造に 対するDuffing方程式のカオス挙動およびその安 定性・収束性を調査した.解の動的安定性はそ の初期値鋭敏性に依存するため,Lyapunovの漸 近安定理論に基づく指数を採用することによっ て,系の動的安定性を示す.

## 2. General Coordinate Method

一般化変位  $Q_i$ を用いて一般化座標を表すと, 変位は  $u_j = u_j(Q_i)$ となる.このとき全ポテン シャルエネルギーはテイラー展開すると,

$$U = U[Q_i, f]$$
  

$$\equiv A_i Q_i + A_{ij} Q_i Q_j + A_{ijk} Q_i Q_j Q_k$$
  

$$+ A_{ijkl} Q_i Q_j Q_k Q_l \quad \dots \quad (1)$$

となる.ここに, $i, j, k, l = 1, \cdots, n$ である.

動的不安定挙動追跡の解析評価を行なう上で,その静的分岐解析が必要となる.ここでは, Thompson and Huntの一般化変位に基づく係数 展開評価による分岐解析を例示する.

広島大学	正会員	○有尾	一郎 *1
広島大学	学生会員	海田	辰将 * <sup>1</sup>

#### (1) 分岐モデル

高さ $\gamma L$ を有するトラスモデルの変位u, vにお いて, $(Q_1 = v/L, Q_2 = u/L)$ と定義すると,こ のとき全ポテンシャルエネルギーは,

$$U = \sum_{i=1}^{2} \frac{EA\ell_0}{2} \varepsilon_i^2 - fQ_1 L \tag{2}$$

となり,式(2)を書き直すと,  

$$U = \frac{EAL}{(1+\gamma^2)^2} \left( 4\gamma^2 Q_1^2 + 4Q_2^2 - 4\gamma Q_1^3 - 4\gamma Q_1 Q_2^2 + Q_1^4 + 2Q_1^2 Q_2^2 + Q_2^4 \right) - fLQ_1$$

$$= A_{11}Q_1^2 + A_{22}Q_2^2 + A_{111}Q_1^3 + A_{122}Q_1Q_2^2 + A_{1111}Q_1^4 + A_{1122}Q_1^2Q_2^2 + A_{2222}Q_2^4 - fLQ_1$$

となる.つりあい式は,

$$\mathcal{F}_{1} = 2A_{11}Q_{1} + 3A_{111}Q_{1}^{2} + A_{122}Q_{2}^{2} + 4A_{1111}Q_{1}^{3} + 2A_{1122}Q_{1}Q_{2}^{2} - fL = 0 \quad \dots \quad (3)$$
$$\mathcal{F}_{2} = A_{22}Q_{2} + A_{122}Q_{1}Q_{2} + A_{1122}Q_{1}^{2}Q_{2} + 2A_{2222}Q_{2}^{3} = 0 \quad \dots \quad (4)$$

と表される.式 (3) に  $Q_2 = 0$  を代入すると, 主 経路と分岐経路はそれぞれ

$$f_{\text{main}} = \frac{4EA}{(1+\gamma^2)^2} Q_1(Q_1-\gamma)(Q_1-2\gamma), \quad (5)$$
$$f_{\text{sec}} = \frac{8(\gamma-Q_1)}{(1+\gamma^2)^2} EA \quad \dots \quad \dots \quad (6)$$

と得られる.分岐経路上の $Q_1 \ge Q_2$ の関係は,

$$Q_1 = \frac{-A_{122} \pm \sqrt{A_{122}^2 - 4A_{1122}(A_{22} + 2A_{2222}Q_2^2)}}{2A_{1122}}(7)$$

となる.ここで
$$Q_2 = 0$$
より特異点  
 $Q_1^{\text{BP}} = \frac{-A_{122} - \sqrt{A_{122}^2 - 4A_{1122}A_{22}}}{2A_{1122}}$   
 $= \gamma - \sqrt{\gamma^2 - 2}, \quad \gamma > \sqrt{2} \quad \dots \quad (8)$ 

が求まり,また, $f_{
m sec}$ に $Q_1^{
m BP}$ を代入することに より,分岐座屈荷重

$$f_{\rm BP} = \frac{8\sqrt{\gamma^2 - 2}}{(1 + \gamma^2)^2} EA$$
 (9)

key words: Duffing's oscillator, Lyapunov Exponents, dynamic snap-through, periodic solutions \*1 〒 739-8527 東広島市鏡山 1-4-1



 $\square - 1$  dynamic snap-through on 2bar model ( $\gamma = 3$ )



 $\mathbf{Z}-\mathbf{2}$  Model

が近似的に求められる.すなわち, $\gamma \leq \sqrt{2}$ のと きは,極限点に達した後飛移り座屈し, $\gamma > \sqrt{2}$ のとき, $Q_1^{\rm BP} = \gamma - \sqrt{\gamma^2 - 2}$ で分岐座屈を起こ す.従って,多自由度系のDuffing方程式は

 $M\ddot{Q}(t) + C\dot{Q}(t) + \mathcal{F}(Q, f(t)) = \mathbf{0}$ (10)

と書ける.例えば,初期条件(Q(0) = 0,Q(0) = 0)を与えると,その結果,図−1のような主経路間を飛移る動的挙動が追跡できた.

#### 3. カオス挙動

図-2に解析モデルである 21 自由度の単層ラチ スドームを示す.初期値として鉛直変位  $w_i(0) = \dot{w}_i(0) = 0$ ,  $(i = 1, \dots, 7)$ を与えて完全形とし, 自由節点に鉛直方向強制外力を設定した.図-3(a) と (b) に  $f_0 \in 0.01$ [kN] 刻みで区間 [0,2] にお いて計算を行ったときの  $w_1 - f_0$  アトラクタと



(b)  $\omega - \Lambda$ 

 $\square - 3$  Dynamic stability by Liapunov exponents

Lyapunov 指数の変化を示す.解の分布は3つの 区間でその性状は異なり,図中薄灰色で示され ているように,局所的にカオス ( $\Lambda > 0$ )が発現し ていることが特徴的である.特に,カオス領域が 初めて発現する  $f_0 = 0.25$ [kN]付近は重要であり, ある臨界において容易に Dynamic snap-through を起こす.さらに  $f_0$ が増大すると, $f_0 = 1$ [kN] 付近から解が拡大し始め,より大きな応答を示 すようになる.この遷移区間 ( $f_0 = [1, 1.1]$ )のと きカオス領域となる.

#### 参考文献

- 1) Haung, N.C. : Axisymmetric dynamic snapthrogh of elastic clamped shallow spherical shells, *AIAA Journal*, **7**, No.2, pp.215-220, 1969.
- 2) Moon, F.C. and Holmes, P.J. : A magnetoelastic strange attractor, *Journal of Sound and Vibration*, **65**(2), pp.275-296, 1979.
- 3) Ueda, Y. : Steady motions exhibited by Duffing's equation : A picture book of regular and chaotic motions, In New Approaches to Nonlinear Problems in Dynamics, SIAM, pp.311-322, 1980.