# Youla のパラメータ化を用いた構造物のヘルスモニタリング法

## A Health Monitoring Method for Structure Using Youla Parameterization

○上久保辰哉\*, 黒沢忠輝\*, 佐藤勝俊\*, 大日方五郎\*\*

○Tatsuya Kamikubo<sup>\*</sup>, Tadateru Kurosawa<sup>\*</sup>, Katsutoshi Sato<sup>\*</sup>, Goro Obinata<sup>\*\*</sup>

\*八戸高専, \*\*名古屋大学

\*Hachinohe National College of Technology, \*\*Nagoya University

キーワード:システム同定(System Identification),故障診断(Fault Diagnosis),既約分解表現 (Co-prime Factorization),線形分数変換(Linear Fractional Transformation)

**連絡先**:〒039-1192 青森県八戸市田面木字上野平16-1 八戸工業高等専門学校 機械工学科 黒沢忠輝, Tel.:(0178)27-7272, Fax.:(0178)27-7275, E-mail:kuro-m@hachinohe-ct.ac.jp

## 1. はじめに

橋梁,高速道路などの老朽化および輸送機 器や大規模産業設備などの安全かつ効果的な 延命が社会的な重要課題となってきている背 景から,構造物や設備機器の状態変化や健全 性を客観的かつ経済的に監視できる方法の確 立が急務となっている.近年,構造物の健全 性を常時にモニターしようとする構造物のへ ルスモニタリング<sup>11</sup>と呼ばれる概念が提唱さ れ多くの研究が行われている.しかしながら, 従来あるひずみ計などの電気的なセンサや非 破壊検査技術によるモニタリングなどは,大 型構造物を常時監視するには膨大なセンサ数 が必要であることや,その耐久性,信頼性お よび運営・維持管理費用などの問題点が山積 している.これに対し筆者らは線形連続時間 系における閉ループ構造の表現方法の一つで ある既約分解表現の構造を利用して,システ ム中の指定したパラメータだけを同定する新 しい開ループ同定方法を提案した<sup>2)</sup>.この手法 は従来のヘルスモニタリング技術のような膨 大なセンサ計測は必要なく,構造物全体の動 特性を表す一定時間長の入出力信号1組が得 られればよいという特徴がある.本研究では 塔状建築構造物を対象として,加振入力に対 する構造物の応答を得る加振実験を行い,提 案する同定法の検証および推定精度向上のた めのサンプリングタイムやデータ長との関係 について検討を行った.

#### 2. 同定問題の定式化

#### 2.1 左既約分解表現への帰着

同定の対象となるシステムは同定しようと するパラメータを係数として含む1入出力の 伝達関数で表現できると仮定する.このモデ ルに含まれるパラメータをベクトルpで表し, 対象システムを $G_p(s)$ と表すこととする.物 理パラメータの基準値が事前に知られており, これを $p_0$ とする. $G_p(s)$ と $G_{p0}(s)$ はともに漸 近安定であるとし, $G_p(s)$ は次のように表現 できると仮定する.

$$G_{p}(s) = \frac{N_{0}(s) + V(s)R(s)}{D_{0}(s) - U(s)R(s)}$$
(1)

ここで $N_0(s)$ ,  $D_0(s)$ , U(s), V(s), R(s) は安定 プロパな伝達関数であり,  $N_0(s)$ ,  $D_0(s)$  は  $G_{p0}(s)$ の既約因子である. すなわち,

$$G_{p0}(s) = \frac{N_0(s)}{D_0(s)}$$
(2)

である. もしU(s), V(s) が次のBezout方程式

$$N_0(s)U(s) + D_0(s)V(s) = 1$$
 (3)

を満たすなら、式(1)は、R(s)が安定プロパで あるとき、コントローラU(s) / V(s)によって 安定化される全てのシステムを表すことが知 られており<sup>3)</sup>、 $N_0(s)$ 、 $D_0(s)$ 、U(s)、V(s) を既 知としてR(s)を同定することは、システム  $G_{p0}(s)$  がコントローラU(s) / V(s) によって制



description of  $G_p(s)$ 

御されている閉ループの状態での同定法の表 現として用いられてきた.しかし本研究では *U(s)*,*V(s)*が式(3)を満たすことは仮定せず, また閉ループ系での同定問題を扱うものでも ない.ただし対象システムの左既約分解表現 の構造は利用する.

#### 2.2 同定問題とその解法

未知パラメータを推定する方法の仮定と手 順を以下に示す.

- 1) 対象システムは1入力1出力系とする.
- *G<sub>p0</sub>(s)*は安定とする. すなわち未知パラメ ータの基準値 *p*<sub>0</sub> を*G<sub>p0</sub>(s)*が安定になるよ うに選べる.
- パラメータ p の同定には G<sub>p0</sub>(s)の左既 約分解に対応した表現(図1)を用いるが, U(s), V(s) は式(3)を満足することは求め ない. また N<sub>0</sub>(s), D<sub>0</sub>(s) は安定プロパで あるとするが, V<sup>1</sup>(s) が安定プロパである ことは求めない.

(Step1) 未知パラメータベクトルの基準値  $p_0$ は与えられ,仮定2は満足されるとする. $p_0$ に対しての偏差  $\delta p$  は,ほとんど全てのパラ メータについて図2のように線形分数変換 (Linear Fractional Transformation,以後 LFTと 呼ぶ)を用いて整理できることは知られてい る<sup>4)</sup>.対象システム  $G_p(s)$  から未知パラメー タの基準値  $p_0$  からの偏差  $\delta p$  を分離する.



Fig.2 Pulling out Uncertain Parameter

$$G_p(\delta p) = F_\ell(M, \Sigma)$$
 (4)  
ここで $M$ ,  $\Sigma$ は次のような行列である.

$$\begin{bmatrix} y \\ x \end{bmatrix} = M \begin{bmatrix} u \\ z \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} M_{11} & M_{12} \\ M_{21} & M_{22} \end{bmatrix}$$
$$z = \Sigma x = \begin{bmatrix} \delta p_1 & 0 \\ & \ddots \\ 0 & \delta p_n \end{bmatrix} x$$
(5)

(Step2) 次に, 図2(b)を図1に書き換える.式 (5)中の伝達関数を用いて, 図1の伝達関数は,

$$N_{0} = M_{11}M_{12}^{-1}$$

$$D_{0} = M_{21}^{-1}$$

$$U = M_{21}^{-1}M_{22}$$

$$V = M_{12} - M_{11}M_{21}^{-1}M_{22}$$

$$R = -\delta k$$
(6)

のように与えられる.この書き換えができる ためには, $M_{21}$ が可逆である必要がある.これ は $D_0(s)$ が可逆であることを意味する.

(Step3) 書き換えられた図1においてN<sub>0</sub>(s), D<sub>0</sub>(s), U(s), V(s)が安定プロパであればx, z が入出力u, yから計算できる. このとき,

$$x(s) = U(s)y + V(s)u$$

$$z(s) = D_0(s)y - N_0(s)u$$
(7)

である.したがって対象システムの入出力u, yを観測し,式(7)によってx, zを算出し,xか らzへの伝達特性として通常の方法により  $R=diag(\delta p)$ を同定することができる.例えば 未知パラメータRの同定は次のような方法が 考えられる.推定誤差の評価を

$$J = \int_{0}^{T} (z(t) - \delta p x(t))^{2} dt$$
 (8)

のように定義すると,最小化の必要条件

$$\frac{dJ}{dp} = 2\delta p \int_0^T x^2(t) dt - 2 \int_0^T z(t) x(t) dt = 0 \quad (9)$$
より次式が得られる.

$$\delta p = \frac{2\int_{0}^{T} z(t)x(t)dt}{\int_{0}^{T} x^{2}(t)dt}$$
(10)

これにより未知パラメータの偏差*6*pが一意に 算出することができる.

#### 2.3 右既約の扱いについて

対象システムの既約化は、左既約と右既約の 2通りの方法が存在するが、前述の通り本研 究では左既約を主に扱う.ここで本論から見 た左既約と右既約の違いをまとめておく.図3 に閉ループ右既約分解表現を示す.ここで対 象システム*G<sub>p</sub>(s)*の伝達関数は左既約(図1)の 場合と同じく式(1)で表される.*R(s)*の前後の 入出力*x*,*z*は、左既約の構造では式(7)の形で 得られるが、左既約の構造では式(7)の形で

得られるが、右既約の構造の場合には

$$x = \frac{Uy + Vu}{D_0 V + N_0 U}$$

$$z = \frac{D_0 y - N_0 u}{D_0 V + N_0 U}$$
(11)

となり, Bezout方程式(3)が成立すれば左既約 と右既約は等価であることが知られている.

しかし本同定法において、未知パラメータ の偏差は、*R(s)*に分離されるとともに単なる ゲイン(係数)であり、同定するためには前後 の入出力*x*, *z*がわかればよく、左既約と右 既約が等価である必要はないため、式(3)を満



Fig.3 Right Co-prime Factorization Based Description of  $G_p(s)$ 

たすことは考えない.対象システムを閉ルー プ左既約の構造に帰着させる場合には式(7) を,右既約の場合には式(11)を用いればよい. もちろん左も右も等価となるように式(3)を 満たすような因子の設計も可能ではあるだろ うが,複雑化を招く場合もあるだろう.これ らのことから本論では数式構造の簡単な左既 約分解表現による式(7)を採用している.

# 3. 構造パラメータ推定

### 3.1 着目した1つのパラメータの 同定

本研究では3自由度建築構造物を想定し、 構造物をモデルを使用するため、3自由度系 のパラメータの同定が必要になる.運動方程 式は次式で表される.

$$\ddot{x}_{1} = \frac{1}{m_{1}} \{k_{2}(x_{2} - x_{1}) + c_{2}(\dot{x}_{2} - \dot{x}_{1}) - k_{1}x_{1} - c_{1}\dot{x}_{1}\}$$

$$\ddot{x}_{2} = \frac{1}{m_{2}} \{k_{3}(x_{3} - x_{2}) + c_{3}(\dot{x}_{3} - \dot{x}_{2}) - k_{2}(x_{2} - x_{1}) - c_{2}(\dot{x}_{2} - \dot{x}_{1})\}$$

$$\ddot{x}_{3} = \frac{1}{m_{3}} \{f - k_{3}(x_{3} - x_{2}) - c_{3}(\dot{x}_{3} - \dot{x}_{2})\}$$

$$(11)$$



Fig.4 3 Degree of Freedom System

ここで,状態変数ベクトルを式(13)のよう に与えると,式(14)のように状態方程式が 得られる.

$$x = \begin{bmatrix} x_1 & x_2 & x_3 & \dot{x}_1 & \dot{x}_2 & \dot{x}_3 \end{bmatrix}^T$$
 (13)

$$\dot{x} = Ax + Bf$$

$$y = Cx$$

$$(14)$$

$$M = diag \begin{bmatrix} m_{1} & m_{2} & m_{3} \end{bmatrix}$$

$$A = \begin{bmatrix} O_{3\times3} & I_{3\times3} \\ -M^{-1}K & -M^{-1}C \end{bmatrix}$$

$$B = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{1}{m_{3}} \end{bmatrix}$$

$$C = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 1 & O_{1\times3} \end{bmatrix}$$

$$K_{f} = \begin{bmatrix} k_{1} + k_{2} & -k_{2} & 0 \\ -k_{2} & k_{2} + k_{3} & -k_{3} \\ 0 & -k_{3} & k_{3} \end{bmatrix}$$

$$C_{0} = \begin{bmatrix} c_{1} + c_{2} & -c_{2} & 0 \\ -c_{2} & c_{2} + c_{3} & -c_{3} \\ 0 & -c_{3} & c_{3} \end{bmatrix}$$

$$(15)$$

本研究では、種々のパラメータのうち剛性に 関わるばね定数  $k_1$ が未知として同定を行っ ていく.この未知パラメータ  $k_1$ を基準値  $k_o$ と偏差  $\delta k$  を用いて  $k_1=k_0+\delta k$  として表し、 システム行列を分離すると以下のように表さ れる.

$$K_{f} = \begin{bmatrix} k_{1} + k_{2} & -k_{2} & 0 \\ -k_{2} & k_{2} + k_{3} & -k_{3} \\ 0 & -k_{3} & k_{3} \end{bmatrix}$$

$$\delta K_{f} = \begin{bmatrix} \delta k & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

$$A_{0} = \begin{bmatrix} O_{3\times3} & I_{3\times3} \\ -M^{-1}K_{0} & -M^{-1}C \end{bmatrix}$$

$$\delta A = \begin{bmatrix} O_{3\times3} & O_{3\times3} \\ -M^{-1}\delta k_{f} & O_{3\times3} \end{bmatrix}$$
(16)

さらに偏差  $\delta k$  を含むシステム行列  $\delta A$  は次 式のように表すことができる.

$\delta A = \delta A$	kLH	ſ				
$L = \begin{bmatrix} 0 \end{bmatrix}$	0	0	0	0	$\left.\frac{1}{m_3}\right]^T$	(17)
H = [0	0	1	0	0	0]	

すなわち,

$$\begin{array}{l} \dot{x} = A_0 x + Bf + Lz \\ y = Cx \\ \tilde{x} = Hx, z = \delta k \tilde{x} \end{array}$$

$$(18)$$

のように *δk* をゲインとするフィードバック システムに書き換えることができ,次式の線 形分数変換表現に帰着する.

$$\begin{bmatrix} y \\ \tilde{x} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} M_{11} & M_{12} \\ M_{21} & M_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} f \\ z \end{bmatrix}$$
$$= \begin{bmatrix} C(sI - A_0)^{-1}B & C(sI - A_0)^{-1}L \\ H(sI - A_0)^{-1}B & H(sI - A_0)^{-1}L \end{bmatrix} \begin{bmatrix} f \\ z \end{bmatrix}^{(19)}$$

次に,図2に示す左既約分解表現の構造を利 用する.線形分数変換と既約分解表現の関係 は式(6)で導かれる.このように未知パラメー タの偏差 & は図1のブロック線図の R の 部分に単なるゲインとして表されることにな る.したがって対象システムの入出力 u, y を観測すれば,式(7)によって R(s)の前後の 入出力 x, z は算出され,偏差 & は式(10) により一意に算出することができる.

## 4. 既約分解表現を利用した

パラメータ推定と故障診断

#### 4.1 加振実験装置

本同定法の有効性を検証するために3自由 度系を用い加振入力に対する応答実験を行っ た.図4に本実験に用いた実験装置の概要を 示す.屋上に設置された偏心質量の回転によ り,その水平方向分力により構造物が励振さ れる.偏心量および各フロアの応答をレーザ センサにより計測して入力と出力を得た後, 式(7)および式(10)によって未知パラメータを 一意に算出することができる.

本同定法の検証を行うために実際の物性値 が必要となるが、質量  $m_1$ ,  $m_2$ ,  $m_3$  について は質量計による直接測定を、粘性係数 c およ び剛性 k については初期変位を与えたとき の自由振動実験と MATLABによる数学モデ ルのシミュレーションの重ね合せにより物性 値を求めた.得られた各物性値を表1に示す.



Fig.4 3 Degree of Freedom System

Table.1 Specification	Table.1	Specification
-----------------------	---------	---------------

Mass : $m_{1,} m_{2,} m_{3}$	2.5, 2.5, 3.1 [kg]
Elasticity : $k_{1,} k_{2,} k_{3}$	4152.8 [N/m]
Damping : $c_{1,} c_{2,} c_{3}$	1.775 [Ns/m]

#### 4.2 既約分解表現を用いたパラメ ータ推定と故障診断

対象システムへの入力は, 偏心質量を回転 させたときの水平方向加速度成分による正弦 波入力とし, 一定時間の加振を行う. このと き,入力信号は出力が大きくなるように,構 造物の固有振動数付近の正弦波を用いる. ま た出力は質量の変位とし, レーザセンサ測定 およびA/D変換後にPCに取り込み, MATLAB により式(7)と式(10)の計算処理を行った.

パラメータの基準値 ko は物性値とした.つ まり推定計算が良好なほど算出される偏差 み は0に近くなることになる.逆にもし推定 精度が良好な場合に偏差が現れたならば,そ れはパラメータの変化を示すことにもなり, 構造部材それぞれの異常を検知することがで きる.また,本手法は構造パラメーターつ一 つについて計算上でそれぞれ同定器を設計す ることが可能であり,実際に必要な測定は1 組の入出力波形だけであるため非常に簡易で ある.

#### 4.2.1 本同定法における導入した 既約因子の影響

文献<sup>(2)</sup>によると、対象とする構造物の固有 振動数にカットオフ周波数の値を設定するこ とで推定精度の向上が見込めるというシミュ レーション結果が得られている.そこで、本 実験装置でサンプリング周波数を、100・200・ 500・1、000[Hz]の4種類、サンプリングデー タ長は480・1、024・2、048・4、096・8、192・ 16、384・32、768の7種類をそれぞれの組み合 わせで10回の加振応答実験を行い、本研究で 用いた実験装置の固有振動数の

16.67 [rad/sec] 付近で推定精度の向上が見込



Fig.5 Effect of cut off frequency on the estimated calculation (Sampling frequency 100[Hz])

めるか検証を行った.サンプリング周波数 100[Hz]の場合の結果を図5に示す.横軸はカ ットオフ周波数1/Tを,縦軸は真値からの誤差 をパーセント化したものである.また図中の 点は10組の推定結果の平均値を表す.図より, 採取した入出力波形の良悪により推定誤差は 幅広く帯状に分布してしまう.しかし10組の 平均値をみると,システムの固有角周波数付 近で推定結果が良好なことがわかる.このこ とからカットオフ周波数の値を固有振動数付 近に設定して推定計算を行うことで,推定精 度を向上させることができることが明らかに なった.

#### 4.2.2 サンプリング長の影響

実際に機械や構造物の動特性を測定する場合には、一時的に設置して行うにしろ、常時設置して測定を連続的に行うにしろ、計測システムは廉価で、かつ測定が容易であることが望ましい.計測を高精度に行おうとしてサンプリング周波数を高めれば、それだけ計測システムの演算処理部が高価になる.またデータ長や採取回数が大きくなれば、記憶容量の増大を招く.そこで本同定法を用いた場合、

推定精度に及ぼすデータ長の影響について実 験的に検討を行った.前述の3自由度系につい て, 測定サンプリング周波数とデータ長を変 え、10組の測定を行った結果を図6に示す. 横軸は同定計算処理に用いたデータの時間長 を,縦軸は真値からの誤差の平均値を表す. 図中, 各点は測定するサンプリング周波数ご との5組の平均値を表す.どのサンプリング周 波数においても、同定窓が約20[sec]以降にな ると推定結果が5%以内になることがわかる. 以上のことから,本研究で用いている同定法 はサンプリング周波数にはあまり依存せず, 算出に用いる積分時間(同定窓)により精度 の向上が見込まれることがわかった.また20 秒または30秒ごとに良好な推定が行えること から,構造的異常を逐次監視するモニタリン グシステムに利用できると考える.



Fig.6 Effect of Sampling Length on the Estimated Calculation

# 5. おわりに

3自由度系を対象として,加振入力に対す る構造物の応答実験を行い,提案する同定法 の推定精度向上について検討を行った.得ら れた結果を以下に示す.

- (1) 既約化のために導入したフィルタリン グの適した設計により,推定精度の向上 を見込めることがわかった.
- (2) データ長は、ある一定時間長さえあれば 推定精度が保てることがわかった.

## 6. 文献

1)例えば、山本鎭男(編著): ヘルスモニタリン グ、共立出版(1991).

2)大日方, 黒沢, 川合: 日本機械学会論文集C 編, 70巻, 691号, 106/109, (2004).

3)K. Zhou, J. C. Doyle, K. Glover: Robust and Optimal Control, Prentice-Hall, (1996).

4)S. Boyd, C. Barratt: Linear Controller Design -Limits of performance -, Prentice Hall, (1991).