イノベーション表現による線形確率系の同定について

柴 田 晃·藤 井 省 三

機 械 工 学 科 (1977年9月10日受理)

On the Identification of a Linear Stochastic System by Means of an Innovation Model

Akira Shibata, Seizo Fujii

Department of Mechanical Engineering (Received September 10, 1977)

In order to accomplish the optimum control of a real process over a wide range of operating conditions, it is necessary to estimate continually the parameters and state variables of the process. Simultaneous estimation of the parameters and state variables in the model becomes a nolninear problem, even for a linear state space model of the process. For the difficult problem, there is a suboptimal but practical method which uses an innovation model of the linear stochastic system and separates the simultaneous estimation.

In this paper, the estimation method is first discribed and its characteristics are discussed by use of a simple example. Next, simulation results of the method applied to the estimation and control in a refrigerant compressor test are given. A few problems are noted and actual alternative is proposed.

1. 緒 営

実プラントを種々の運転状態で最適に制御するために は、そのパラメータと状態変数をたえず推定すること、 すなわち、統計的に変動している制御対象の同定を行な うことが必要である。線形確率系に対するパラメータと 状態変数の同時推定の問題は本質的に非線形な問題とし て定式化される。この問題に対する厳密ではないが実用 になる解法としては拡張カルマンフィルタを用いる方法 がある。しかし、この方法は初期状態の不十分な推定や 定式化された系の非線形性のためにしばしば発散する。 したがって、この問題に対して経済的な計算量で、しか も頑丈なアルゴリズムが常に要求されている。

ここでは系が線形であることに着目して,まず系のパ ラメータを推定しその後で状態変数を推定する方法^{2,3)} を考える。これは線形系のある正準形のイパペーション 表現を考え,それを等価な入出力モデルに変換すること によって可能となる。

本報告ではまず簡単な系にこの同定法を適用することによってその特徴を調べる。さらに本手法を冷凍機性能

試験に適用した同定と制御のシミュレーション結果をの べ、本手法の問題点を明らかにして、その対策を考察す る。

2. イノベーション表現を用いる同定法

2.1 問題の記述

ここでx(k)はn次の状態, u(k)はr次の入力, y(k)は m次の観測される出力, w(k)はp 次のプラントノイズ, v(k)はm次の観測ノイズである。 系は完全可制御, 完全 可観測と仮定する。ノイズw(k), v(k)はガウス過程で, 次の統計量を持つものと仮定する。

$$E \{ v(k) \} = o, \quad E \{ w(k) \} = o$$

$$E \{ v(k) v^{T}(j) \} = V(k) \delta_{k-j}$$

$$E \{ w(k) w^{T}(j) \} = \Omega(k) \delta_{k-j}$$

$$E \{ w(k) v^{T}(j) \} = L(k) \delta_{k-j}$$
(2)

ここで、 $E\{$ は期待値演算を表わし、 δ_{k-r} はKronecker

のデルタである。

さて、いま問題は(1)式のパラメータ Φ, Δ と状態x(k)の推定値を求めることである。しかし(1)式の系ではパラ メータと状態変数を求めるには非線形フィルタが必要で ある。そこで系(1)に対する次の定常ゲイン K^* を持った フィルターを考えよう。

$$x (k+1/k) = \Phi x (k/k-1) + \Delta u (k) + K^* e (k) y (k) = H x (k/k-1) + e (k)$$
(3)

ここで, e(k) はイノベーション過程であり, 白色ガウス過 程である。(3)式の x(k+1/k) はkが十分大きいとき(1)式 の x(k+1) の二乗平均最少の意味での推定値となる。し たがって,(3)式を(1)式の近似モデルとして, バラメータ と状態変数を分離して推定することを以下に考える。(3) 式は(1)式のイノベーション表現と呼ばれている。(3)式の フィルタゲイン K* と定常状態におけるカルマンフィル タのゲインK との関係は次のように求まる。(1)式の系に 対するカルマンフィルタの主方程式は次式で与えられる。

$$x (k+1/k+1) = x (k+1/k) + K (k+1) (y (k+1)) -Hx (k+1/k)$$
(4)

(4)式を用いて x(k+1/k)は次のように変形できる。 $x(k+1/k) \Delta \Phi x(k/k) + \Delta u(k)$

$$= \Phi^{2}x (k-1/k-1) + \Phi \Delta u (k-1) + \Delta u (k) + \Phi K (k) e (k) = \Phi x (k/k-1) + \Delta u (k) + \Phi K (k) e (k)$$
(5)

ゆえに(3)式と(5)式を比較して K*=のK をうる。 (1)式の次元 n,m,p,r は既知と仮定する。

2.2 入出力モデルの導出

ここで

(1)式は状態空間の基底ベクトルとして可観測行列の独 立な行を選ぶことによってルーエンバーガーの正準形に 変換することができる。すなわち次のように選択する。

$$\begin{pmatrix} h_1 \\ h_1 \Phi \\ \vdots \\ h_1 \Phi^{p_1 - 1} \\ h_2 \\ h_2 \Phi \\ \vdots \\ h_m \Phi^{p_m - 1} \end{pmatrix}$$
(6)

ここで、h, は観測行列Hの第 i行、p, は構造指数で

 $\sum_{i=1}^{m} p_i = n$ である。したがって(1)式は一般性を失なうこと

なくルーエンバーガーの正準形をしていると仮定する。 そのとき(**Φ**, *H*) は次の形をしている。

$$\Phi = [\phi_{i, j}] \quad i, j = 1, 2, \cdots m$$

$$H = [h_1^T h_2^T \cdots h_m^T]^T$$

$$(7)$$

$$\phi_{ii} = \begin{bmatrix} \phi : I_{p_{i-1}} \\ \dots \\ a_i^T \end{bmatrix}$$
は $(p_i \times p_i)$ 行列で、 a_i^T は p_i 行べ

$$\phi_{ij} = \begin{bmatrix} o \\ b_i^T \end{bmatrix} \stackrel{\text{id}}{}_{\mathcal{V}} \stackrel{\text{id}}{}_{i \neq j} \stackrel{\text{id}}{}_{\mathcal{T}} \stackrel{\text{id}}{}_{\mathcal{T}} \stackrel{\text{id}}{}_{i \neq j} \stackrel{\text{id}}{}_{\mathcal{T}} \stackrel{\text{id}}{}_{i \neq j} \stackrel{\text{id}}{}_{\mathcal{T}} \stackrel{\text{id}}{}_{i \neq j} \stackrel{\text{id}}{}_{i \neq j} \stackrel{\text{id}}{}_{\mathcal{T}} \stackrel{\text{id}}{}_{i \neq j} \stackrel{\text{id}}{$$

ここでは再び一般性を失なうことなく H はフルランク と仮定する。 $\Delta \in \Gamma$ については特別な形は持っていな い。等価な入出力関係を得るために(1)式から状態変数 x(k)を消去しなければならない。q を系(1)の可観測指数と し、次の q+1 個の式を考えよう。

$$y(k) = Hx(k) + v(k)$$

$$y(k+1) = H\Phi x(k) + H\Delta u(k) + H\Gamma w(k) + v(k+1)$$

$$\vdots$$

$$y(k+q-1) = H\Phi^{q-1}x(k) + H\Phi^{q-2}\Delta u(k) + \cdots$$

$$+ H\Delta u(k+q-2) + H\Phi^{q-2}\Gamma w(k) + \cdots$$

$$+ H\Gamma w(k+q-2) + v(k+q-1)$$

$$y(k+q) = H\Phi^{q}x(k) + H\Phi^{q-1}\Delta u(k) + \cdots$$

$$+ H\Delta u(k+q-1) + H\Phi^{q-1}\Gamma w(k) + \cdots$$

$$+ H\Gamma w(k+q-1) + v(k+q)$$

$$= \hbar \beta \mathcal{O} \lesssim \mathcal{O} \varsigma \varsigma L \mathcal{O} \varsigma \sigma q \square \mathcal{O} \lesssim L \mathcal{O} \varsigma \varsigma \varsigma L \varepsilon \varepsilon$$

$$Y(k) = Gx(k) + MU(k) + NW(k) + V(k) \qquad (9)$$

$$= \mathbb{C} \cdot \mathfrak{C}$$

$$Y(k) \triangleq [y^{T}(k) y^{T}(k+1) \cdots y^{T}(k+q-1)]^{T}$$

$$U(k) \triangleq [w^{T}(k) w^{T}(k+1) \cdots w^{T}(k+q-1)]^{T}$$

$$W(k) \triangleq [w^{T}(k) w^{T}(k+1) \cdots w^{T}(k+q-1)]^{T}$$

$$V(k) \triangleq [v^{T}(k) v^{T}(k+1) \cdots v^{T}(k+q-1)]^{T}$$

$$W(k) \triangleq [v^{T}(k) v^{T}(k+1) \cdots v^{T}(k+q-1)]^{T}$$

$$W(k) \triangleq [v^{T}(k) v^{T}(k+1) \cdots v^{T}(k+q-1)]^{T}$$

$$M \triangleq \begin{pmatrix} \mathcal{O} & \mathcal{O} \\ H\Phi A & HA \\ \mathcal{O} \\ \vdots & \vdots & \vdots \\ H\Phi^{q-2}A & HA & \mathcal{O} \end{pmatrix}$$

$$\begin{pmatrix} o & o \\ H\Gamma & o \\ H\Phi\Gamma & H\Gamma & o \\ \vdots & \vdots & & \\ H\Phi^{q-2}\Gamma & H\Gamma & o \end{pmatrix}$$

 $G \triangle [H^T (H\Phi)^T \dots (H\Phi^{q-1})^T]^T$

G は可観測行列なので可観測性の仮定からそのランクは nであり、Gから n 本の独立な列ベクトルを選んで正則 行列 T を作ることができる。したがって(9)式から

 $Y_s(k) = Tx(k) + M_sU(k) + N_sW(k) + V_s(k)$ 00) をうる。さらにもし $Y_s(k)$ を次のようにとるなら、Tは 単位行列 Iとなる。

$$Y_{s}(k) \triangle [y_{1}(k) \cdots y_{1}(k+p_{1}-1) y_{2}(k) \cdots y_{2}(k+p_{2}-1)]$$

 $\cdots y_m(k) \cdots y_m(k+p_m-1)]^T \tag{11}$

V.(*k*), *M*., *N*. もそれに従って定まる。 (0)式はそれ故, 状態ベクトル x(*k*)について解ける。

 $x(k) = Y_s(k) - M_s U(k) - N_s W(k) - V_s(k)$ (2) 次に(8)式から次の加個の成分を選ぶ。

$$y_i \left(k + p_i\right) = a_i^T x \left(k\right) + \left[g_{p_i}^{iT} \cdots g_1^{iT} o^T\right] V(k) \tag{3}$$

$$+ [d_{p_i}^{i_T} \cdots d_1^{i_T} o^T] W(k) + v_i (k+p_i) i=1, 2, \cdots m$$

ここで

 $\Delta = [g_1^1 \cdots g_{p_1}^1 g_1^2 \cdots g_{p_1}^2 \cdots g_{p_m}^m \cdots g_{p_m}^m]^T$

 $\Gamma = [d_1^1 \cdots d_{p_1}^1 d_1^2 \cdots d_{p_1}^2 \cdots d_1^m \cdots d_{p_m}^m]^T$

(3)式から(2)式を用いてx(k)を消去すると求める入出力モ デルをうる。すなわち

$$y_i(k+p_i) = Y_s^T(k) a_i U^T(k) \sigma_i - V_s^T(k) a_i + W^T(k) \gamma_i$$

 $+v_i(k+p_i) \quad i=1,2,\cdots,m$ (14)

 $CCC, \sigma_i = -M_i^T a_i + [g_{p_i}^{iT} \cdots g_1^{iT} o^T]^T$

$$\gamma_i = -N_s^T a_i + [d_{p_i}^{iT} \cdots d_1^{iT} o^T]^T$$

(3)式のモデルに関しては四式は次のようになる。

$$y_i(k+p_i) = Y_s^T(k) a_i + U^T(k) \sigma_i - E_s^T(k) a_i$$

+
$$E^{T}(k) \gamma_{i} + e_{i}(k+p_{i})$$
 (5)
ここで、 $E^{T}(k) \triangleq [e^{T}(k) e^{T}(k+1) \cdots e^{T}(k+q-1)]$

$$E_{\bullet}^{T}(k) \triangleq [e_{1}(k) \cdots e_{1}(k+p_{1}-1)e_{2}(k) \cdots e_{2}(k+p_{2}$$
$$-1) \cdots e_{m}(k) \cdots e_{m}(k+p_{m}-1)]$$

上式で $E_i^T(k)a_i \ge E^T(k)a_i^T$ とかくと切式は次のように 書ける

$$y_i(k+p_i) = Y_i^T(k) a_i + U^T(k) \sigma_i + E^T(k) \gamma_i^I + e_i(k + p_i)$$
(6)

$\mathbb{Z}\mathbb{Z}\mathbb{C}, \ \mathbf{\gamma}_i^! \underline{\bigtriangleup} \mathbf{\gamma}_i - a_i^!$

a: は 0と a: の成分をならべなおした mq 次の列ベク トル、44式の入出カモデルでは、(1)式における非線形の項 $\Phi x(k)$ は消去されているが、 $\Gamma w(k)$ は $W^{T}(k) \gamma_{i}$ に持ち 込まれている。したがって(1)式の入出カモデル44では非 線形性を避けることはできない。しかし(3)式の入出カモ デル46では次に示すように、この問題点を解消すること ができる。

2.3 同定の方法

個式はまとめて次の形の式に書ける。

·· /1) 77 /1) 0 /1) 1 - /1)

$$\begin{array}{l} y_i(k) = Z^*(k) \; \boldsymbol{\theta}_i(k) + e_i(k) & (i) \\ \boldsymbol{z} \subset \boldsymbol{\mathcal{C}}, \; Z^T(k) = \left[\boldsymbol{y}^T(k-1), \cdots, \, \boldsymbol{y}^T(k-q), \boldsymbol{u}^T(k-1), \cdots, \right. \\ & \boldsymbol{u}^T(k-q) \; e^T(k-1), \cdots e^T(k-q) \right] \end{array}$$

式(17), (18)はイノベーション過程 e(k) が未知なことをの ぞけばカルマンの結果を適用できる形である。すなわち 次のパラメータ推定器が得られる。

$$e_i(k) = y_i(k) - Z^T(k) \theta_i(k) \quad i = 1, 2, \dots, m$$
 (20)

次の2次の線形形系を考えよう。

$$x(k+1) = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ a_1 & a_2 \end{bmatrix} x(k) + \begin{bmatrix} b_1 \\ b_2 \end{bmatrix} u(k) + \begin{bmatrix} c_1 \\ c_2 \end{bmatrix} w(k)$$

 $y(k) = \begin{bmatrix} 1 & 0 \end{bmatrix} x(k) + v(k)$

$$\begin{cases} (21) \\ (21) \end{bmatrix}$$

そのイノベーション表現は次になる。

$$x(k+1)k = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ a_1 & a_2 \end{bmatrix} x(k/k-1) + \begin{bmatrix} b_1 \\ b_2 \end{bmatrix} u(k) + \begin{bmatrix} k_1^* \\ k_2^* \end{bmatrix} e(k)$$

 $y(k) = \begin{bmatrix} 1 & 0 \end{bmatrix} x(k) + v(k)$ (2)

対応する入出力モデルは低式より次になる。

$$y(k) = [y(k-2)y(k-1)u(k-2)u(k-1)e(k-2)e(k-1)]$$

 $\times [a_1, a_2, b_2-b_1a_2, b_1, K_2^*-a_1-K_1^*a_2, K_2^*-a_2]^7 + e(k)$
(2)

パラメータ値は $a_1 = -0.7$, $a_2 = 1.5$, $b_1 = 1.0$, $b_2 = -1$. 0, $c_1 = 1.0$ $c_2 = 1.5$ であり w(k), v(k) は次の統計量を持っている。

 $E\{w(k)\}=E\{v(k)\}=0$

 $E\{v(k) v(j)\} = \sigma_v^2 \delta_{k-j}, E\{w(k) w(j)\} = \sigma_w^2 \delta_{k-j}$

入力 u(k)も次の統計量を持つガウス過程とする。

 $E\{u(k)\}=0, E\{u(k)u(j)\}=1.0\delta_{k-j}$ このとき系(2)において w, vを無視したときの出力 y の 共分散 σ_i^2 は定常状態においては次の式から求まる。

$$X = \Phi X \Phi^{T} + \Delta U \Delta^{T}$$

 $E\{y^2\} = H^T X H = \sigma_y^2$

$$\boldsymbol{\Sigma} \subset \boldsymbol{\mathcal{C}}, \quad \boldsymbol{X} = \boldsymbol{E} \left\{ \boldsymbol{x} \left(\boldsymbol{k} \right) \, \boldsymbol{x}^{T} \left(\boldsymbol{k} \right) \right\} \\ \boldsymbol{\Phi} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{0} & \boldsymbol{1} \\ \boldsymbol{a}_{1} & \boldsymbol{a}_{2} \end{bmatrix}, \quad \boldsymbol{\Delta} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{b}_{1} \\ \boldsymbol{b}_{2} \end{bmatrix}, \quad \boldsymbol{H} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{1} & \boldsymbol{0} \end{bmatrix}$$

ノイズと出力の標準偏差の比(SN比) σ_w/σ_y , σ_v/σ_y をパ ラメータとして同定結果の一例を Fig.1 に示す。ここで、 縦軸 $\| \theta(k) - \theta \| / \| \theta \|$ はパラメータ a_1, a_2, b_1, b_2 につい てでありフィルターゲイン K_1, K_2 は含んでいない。また Fig.2 に (SN1, SN2) = (0.0002, 0.0002) の場合 すな わちノイズがほとんど無視できる場合のフィルターゲイ ン K_1, K_2 の推定結果を示す。系のパラメータ値はノイ







Fig. 2 Estimated values of the steady state filter gain

ズの分散が小さいほど正しく推定できることがわかる。 またフィルターゲインの推定については系のパラメータ 推定値が十分真値に近くても,なお 400回の繰返し回数 では十分な推定値が得られていない。

3. 冷凍機性能試験のシミュレーション

3.1 入出力モデル

前報¹⁾の冷凍機性能試験で用いた数学モデルは次式で あった。

$$\left. \begin{array}{l} z\left(k+1\right) = Pz\left(k\right) + Qu\left(k\right) + \omega\left(k\right) \\ y\left(k\right) = Cz\left(k\right) + v\left(k\right) \end{array} \right\}$$

$$(25)$$

$$P = \begin{pmatrix} 0 & -a_1 \\ 1 & -a_2 \\ \vdots \\ 0 & -a_3 \\ \vdots \\ 1 & -a_4 \\ \vdots \\ 0 & 0 & 0 & 0 & -a_5 \\ 0 & 1 & 0 & 0 & -a_6 \\ 0 & 0 & 1 & 0 & -a_6 \\ 0 & 0 & 1 & 0 & -a_6 \\ 0 & 0 & 1 & 0 & -a_6 \\ 0 & 0 & 1 & 0 & -a_6 \\ 0 & 0 & 0 & 1 & -a_8 \end{pmatrix}, Q = \begin{pmatrix} b_{11} & b_{12} & 0 \\ b_{12} & b_{22} & 0 \\ c_{11} & c_{12} & 0 \\ c_{11} & c_{12} & 0 \\ d_{11} & 0 & d_{13} \\ d_{21} & 0 & d_{23} \\ d_{31} & 0 & d_{33} \\ d_{41} & 0 & d_{43} \\ d_{51} & 0 & d_{53} \\ d_{51} & 0 & d_{53} \end{pmatrix}$$

$$C = \begin{cases} 0 & 1 & \cdots & o \\ 0 & 0 & 1 & \cdots & 0 \\ 0 & \cdots & 1 & 0 & 0 & 0 \end{cases}$$

このモデルは n=9, r=3, m=3, 可観測指数 q=5, 構造指数 $p_1=2$, $p_2=2$, $p_3=5$ である。 医式は(6)式から次の変換行列 Tを用いて図式の正準形に変換される。 x(k) = Tz(k)



∆はQと同じ形である。

若干の計算の後、対応する入出力モデルは次のように求 まる。

$$y_i(k) = Z_i^T(k) \, \theta_i(k) + e_i(k) \, i = 1, 2, 3$$

ここで,

$$Z_{1}^{T}(k) = \begin{bmatrix} y_{1}(k-2) y_{1}(k-2) u_{1}(k-2) u_{2}(k-2) u_{1}(k-2) u_{2}(k-2) u_{1}(k-2) u_{2}(k-2) u_{1}(k-2) u_{2}(k-2) u_{1}(k-2) u_{2}(k-2) u_{$$

$$\boldsymbol{\theta}_{1}^{T}(k) = [-a_{1}, -a_{2}, b_{21} + a_{2}b_{11}, b_{22} + a_{2}b_{12}]$$

 $b_{11}, b_{12}, K_{21}^{*} + a_1 + a_2 K_{11}^{*}, K_{11}^{*} + a_2]$ $b_{2}^{T}(k) = [-a_3, -a_4, c_{21} + a_4 c_{11}, c_{22} + a_4 c_{12}, c_{11}, c_{12}, K_{42}^{*} + a_3 + a_4 K_{32}^{*}, K_{32}^{*} + a_4]$ $b_{3}^{T}(k) = [-a_5, -a_6, -a_7, -a_8, -a_9, d_{11}a_6 + d_{21}a_7 + d_{31}a_8 + d_{41}a_9 + d_{51}, d_{13}, a_6 + d_{23}a_7 + d_{33}a_8 + d_{43}a_9 + d_{53}, d_{11}a_7 + d_{21}a_8 + d_{31}a_9 + d_{41}, d_{13}a_7 + d_{23}a_8 + d_{33}a_9 + d_{43}, d_{11}a_8 + d_{21}a_9 + d_{41}, d_{13}a_7 + d_{23}a_8 + d_{33}a_9 + d_{43}, d_{11}a_8 + d_{21}a_9 + d_{41}, d_{13}a_7 + d_{23}a_8 + d_{63}^{*}a_7 + K_{73}^{*}a_8 + K_{83}^{*}a_9 + d_{23}, d_{11}, d_{13}, K_{53}^{*}a_6 + K_{63}^{*}a_7 + K_{73}^{*}a_9 + K_{83}^{*} + a_6, K_{53}^{*}a_7 + K_{63}^{*}a_8 + K_{73}^{*}a_9 + K_{63}^{*} + a_8, K_{53}^{*}a_9]$

3.2 状態変数の推定

(9)式のパラメータ推定器から得られたパラメータ値か ち図式を用いて系のパラメータ推定値 $\Phi(k)$, $\Delta(k)$ および フィルターゲイン推定値K(k)が算出される ($K(k) \triangleq \Phi(k) K^*(k)$)。したがって系の状態変数 xはパラメータ推 定が十分に行なわれた後,次の状態推定器によって推定 される。

3.3 最適制御の計算法

同定された状態変数,パラメータをもとに次の評価関 数を考える。

$$J = E\left[\sum_{k=N}^{N+5} \{ \| y(k+1) - y_d \| Q_j + \| u(k) - u_d \|^2 R_u \right] \right]$$
(3)

ただし、 y_d : 出力yの目標値

- u_a: y_aと推定パラメータとから計算される 定常状態y_aに対応する操作量
- Q,:重み行列(非負定值,対称)

R₄:重み行列(正定值,対称)

(3)式が最小となる $u^{0}(k)$ を計算時間短縮のためにk=N, N+1,...,N+5 の6段階に対して求める。それらは次の アルゴリズムで計算され、制御対象には常に $u^{0}(N)$ が加 えられる。

$$F(k) = M(k) + Q_{y}, F(N+5) = Q_{y}$$

$$G(k) = -\left[\Delta^{T}F(k+1)\Delta + R_{u}\right]^{-1}\Delta F(k+1)\Phi$$

$$u^{0}(k) = u_{d} - G(k)\left[x_{d}(k) - x(k/k)\right]$$

$$M(k) = \Phi^{T}F(k+1)\Phi + \Phi^{T}F(k+1)\Delta G(k)$$

$$(32)$$

ただし、 $u_d = [H(I - \Phi)^{-1}\Delta]^{-1}y_d$

 $x_{d} = (I - \Phi)^{-1} \Delta u_{d} (y_{d}$ に対応する状態変数の値) u_{d}, x_{d} の計算では Φ が固有値 1 を持つ場合 (系に積分性が ある場合) には $(I - \Phi)^{-1}$ が存在しなくなるので,これを さけるために次のように計算する。この計算では $n \times n$ 行 列の逆行列の計算がいらないので計算量が減る利点がある。(2)式でノイズの項を省略し、その定常状態を考える ことにより次式をうる。(付録1参照)

 $x_d = Y_{sd} - M_s V_d$

 $\begin{aligned} Y_{id} &= [y_{1d} \ y_{1d} \ y_{2d} \ y_{2d} \ y_{3d} \ y_{3d} \ y_{3d} \ y_{3d} \ y_{3d}]^T \\ u_d &= [u_d^T \ u_d^T \ u_d^T \ u_d^T \ u_d^T \ u_d^T]^T \end{aligned}$

$$u_d = (\sum_{i=1}^5 B_i)^{-1} (I - \sum_{i=1}^5 A_i) y_d$$

A, *B*, は図式の入出力モデルを多次元自己回帰モデルに表現したときのそれぞれ出力と入力に掛る係数行列である。

3.4 シミュレーション結果

シミュレーションで用いた系(26)式のパラメータ値を次 に示す。

| $-a_1 = -0.040023$ | $b_{11}=0.29641$ | $b_{12} = -0.00388$ |
|----------------------------------|---------------------|---------------------|
| $-a_2=0.07296$ | $b_{21} = -0.00442$ | $b_{22} = -0.00264$ |
| $-a_3=0.05752$ | c11=0.07435 | $c_{12} = -0.08083$ |
| $-a_4 = 0.48782$ | $c_{21} = 0.05493$ | $c_{22} = -0.03963$ |
| $-a_5 = -0.03404$ | $d_{11} = 0.26132$ | $d_{13} = 0.00545$ |
| - <i>a</i> ₆ =0.16913 | $d_{21} = -0.16406$ | $d_{23} = 0.00647$ |
| $-a_7 = -0.80779$ | $d_{31} = -0.04729$ | $d_{33} = 0.02104$ |
| -a ₈ =0.67341 | $d_{41} = -0.03043$ | $d_{43} = 0.03718$ |
| $-a_9=0.99976$ | $d_{51} = -0.04592$ | $d_{53} = 0.05028$ |

これらの値は冷凍機プラントを多次元自己回帰モデルに よって同定し,さらに得られたモデルを前述の方法で同 定して得たものである。したがって,プラントを同定し たときの平衡点

 $\begin{bmatrix} u_1, u_2, u_3 \\ y_1, y_2, y_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 7.298, 4.015, 1.985 \\ 0.9807, 5.112, 10.0 \end{bmatrix}$ のまわりでの主要な特性は表わされているものと考えられる。ノイズは次の統計量を持つガウス過程とした。 w(k) = $[w_1(k) \ 0 \ w_2(k) \ 0 \ w_3(k) \ 0 \ 0 \ 0 \ 0]^T$

 $v(k) = [v_1(k) \quad v_2(k) \quad v_3(k)]^T$ $E\{w(k)\} = E\{v(k)\} = o$ $E\{w_i(k) \quad w_j(l)\} = W_i \delta_{i-j} \delta_{k-l} \quad i, j=1, 2, 3$ $E\{v_i(k) \quad v_j(l)\} = V_i \delta_{i-j} \delta_{k-l} \quad i, j=1, 2, 3$ $W_1 = W_2 = V_1 = V_2 = 0.0001, \quad W_3 = V_3 = 0.00009$

状態推定については簡単な例の場合からもわかるよう に、定常フィルターゲインの推定に時間がかかり過ぎる ので啣式の推定器は実用にならないことがわかった。そ こで次のような状態変数の推定法を考える。たとえば系 (四のサブシステム3の状態変数の推定値2a(k+1/k)は(四) 式において k時刻で推定されたパラメータを用い、ノイ ズを無視すると次のように計算できる¹⁰。

(33)



of Technology Vol. 29 (1977)



$$\begin{aligned} z_{3}(k+1/k) &= \\ \begin{pmatrix} -a_{5} & d_{11} & d_{13} \\ o & -a_{5} & -a_{6} & o & d_{11}d_{21} & o & d_{13}d_{23} \\ -a_{5} & -a_{6} & -a_{7} & d_{11}d_{21}d_{31} & d_{13}d_{23}d_{33} \\ -a_{5} & -a_{6} & -a_{7} & -a_{8} & d_{11}d_{21}d_{31}d_{41} & d_{13}d_{23}d_{33}d_{43} \\ -a_{5} & -a_{6} & -a_{7} & -a_{8} & -a_{9} & d_{11}d_{21}d_{31}d_{41}d_{51} & d_{13}d_{23}d_{33}d_{43}d_{53} \\ \end{pmatrix} \\ \times D(k) \end{aligned}$$

$$D(k) = [y_3(k-4)\cdots y_3(k) u_1(k-4)\cdots u_1(k) u_3(k-4)\cdots u_1(k) u_3(k-4)\cdots u_3(k)]^T$$

各サブシステムについて同様の計算行ないの式の変換行 列 *T*によって

$$x (k+1/k) = TZ (k+1/k)$$

とすれば系団の状態変数の予測値をノイズを無視して求 めたことになる。さらにこの予測値をそのまま時刻k+1での状態変数の推定値と考えることにする。この状態変 数の推定法による同定と制御のシミュレーショシ結果を Fig.3 に示す。また Fig.4 にそのときのパラメータ推 定値変化を示す。(3)式における重み行列はそれぞれdiag Q_{s} =[10,10,100], diag R_{u} =[1,1,1]とした。シミュレー ションにおいてはイテレーション回数が50回までは各入 力にランダムな変化を与えて同定のみを行ない,以後50 回ごとに出力の目標値を変化させ,同定と制御を行なっ ている。入力には制約がないものとする。個々のパラメ ータ推定値が真値から離れているにもかかわらず,良好 な制御経過が得られている。

上で述べた状態変数の推定法では時刻 kにおいてその 時刻でのパラメータ推定値と過去4時点間の入出力とに よってその推定値が得られる特徴がある。この状態変数 の推定法の他に, たとえば系を各時刻に得られる変動 するパラメータに基ずいて,時変係数系と考えてカルマ ンフィルタを用いて状態変数を推定する方法が考えられ る。しかし,この方法はフィルタゲインは多くの場合正 しい定常ゲインに近い値になるにもかかわらず正しい状 態変数推定値を与えない。その理由は,正しくないパラ メータ推定値による事前状態推定値x(k/k-1)の 誤差 が推定値 x(k/k)に累積していくためである。 同様の考 えから次のことがわかる。すなわち前述のパラメータと 状態変数の同定法ではパラメータが正しく求まらない限 り,漸近的に状態変数を推定する方法(推定した定常ゲ イン K* を用いる方法も含めて)は有効ではない。

4. 結 言

線形確率系のイノベーション表現を用いるとパラメー タ推定が行なえ、定常カルマンフィルタゲインも推定で きる。この場合、イノベーション過程は未知であるがパ ススカの推定器によって推定される。このアルゴリズム によって得られたフィルターゲインは真値に近ずくのが おそく、実用的ではないことが簡単な例によって示され た。また,この同定法を用いて冷凍機性能試験のシミュ レーションを行なった。その際,状態変数推定には漸近 的に状態を推定する方法ではなく,各時点ごとに新らた に状態変数推定を行なうのが有効であることを示した。

今後の課題としては,本同定法の他の方法との比較, 実プラントを用いての制御実験,その際に生ずる非線形 性への配慮等がある。

本研究には本学機械工学教室のミニコンピュータMelcom 70 を用いた。

文 献

(35)

- 藤井・柴田・羽尻,名古屋工業大学学報,28(昭51), 259.
- L.W. NELSON E. STEAR, IEEE Trans. A.C. vol. 21, 94, 1976.
- G.W. IRWIN A.P. ROBERTS, Int. J. CONTROL, vol. 23, No. 6, 851, 1976.
- V. PANUSKA, Proc. 8th IEEE Symp. Adaptive Processes, 1969 paper 6-e

付録 1.

(2)式の入出力モデルはイノベーション過程を省略する と次のように書きなおせる。

$$y_{1}(k) = -a_{2}y_{1}(k-1) - a_{1}y_{1}(k-2) + b_{1}^{T}u(k-1) + b_{2}^{T}u$$

$$(k-2) \qquad (A-1)$$

$$y_{2}(k) = -a_{4}y_{2}(k-1) - a_{3}y_{2}(k-2) + b_{3}^{T}u(k-1) + b_{4}^{T}u(k-2) \qquad (A-2)$$

$$y_{3}(k) = -a_{9}y_{3}(k-1) - a_{8}y_{3}(k-2) - a_{7}y_{3}(k-3) -a_{6}y_{3}(k-4) - a_{5}y_{3}(k-5) + b_{5}^{T}u(k-1) + b_{6}^{T} u(k-2) + b_{7}^{T}u(k-3) + b_{8}^{T}u(k-4) + b_{9}^{T}u(k-5) (A-3)$$

たたし、
$$b_1^{T} = \lfloor b_{11}b_{12}0 \rfloor, b_2^{T} = \lfloor b_{21} + a_2b_{11} \ b_{22} + a_2b_{12} \ 0 \rfloor$$

 $b_3^{T} = \lceil c_{11}c_{12}0 \rceil, b_4^{T} = \lceil c_{21} + a_4c_{11} \ c_{22} + a_4c_{12} \ 0 \rceil$
 $b_5^{T} = \lceil d_{11} \ 0 \ d_{13} \rceil, b_6^{T} = \lceil d_{11}a_9 + d_{21} \ 0 \ d_{13}a_9 + d_{23} \rceil$
 $b_7^{T} = \lceil d_{11}a_8 + d_{21}a_9 + d_{31} \ 0 \ d_{13}a_8 + d_{23}a_9 + d_{33} \rceil$
 $b_8^{T} = \lceil d_{11}a_8 + d_{21}a_9 + d_{31} \ 0 \ d_{13}a_8 + d_{23}a_9 + d_{43} \rceil$
 $b_8^{T} = \lceil d_{11}a_7 + d_{21}a_8 + d_{31}a_9 + d_{41} \ 0 \ d_{13}a_7 + d_{23}a_8 + d_{33}a_9 + d_{43} \rceil$
 $b_9^{T} = \lceil d_{11}a_6 + d_{21}a_7 + d_{31}a_8 + d_{41}a_9 + d_{51} \ 0 \ d_{13}a_6 + d_{23}a_7 + d_{33}a_8 + d_{43}a_9 + d_{53} \rceil$
(A-1), (A-2), (A-3) 武な まため ス たいれには ス か

(A-1), (A-2), (A-3) 式をまとめると図式に対応する次 の自己回帰モデルが得られる。

 $y (k) = A_1 y (k-1) + A_2 y (k-2) + A_3 y (k-3)$ $+ A_4 y (k-4) + A_5 y (k-5) + B_1 u (k-1) + B_2 u (k-2) + B_3 u (k-3)$ $+ B_4 u (k-4) + B_5 u (k-5)$ (A-4)

N

ただし、

$$A_{1} = \begin{bmatrix} -a_{2} & 0 & 0 \\ 0 & -a_{4} & 0 \\ 0 & 0 & -a_{9} \end{bmatrix}, A_{2} = \begin{bmatrix} -a_{1} & 0 & 0 \\ 0 & -a_{3} & 0 \\ 0 & 0 & -a_{6} \end{bmatrix}, A_{3} = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -a_{6} \end{bmatrix}, A_{5} = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -a_{5} \end{bmatrix}$$

$$B_{1} = \begin{bmatrix} b_{1}^{T} \\ b_{3}^{T} \\ b_{5}^{T} \end{bmatrix}, B_{2} = \begin{bmatrix} b_{2}^{T} \\ b_{4}^{T} \\ b_{6}^{T} \end{bmatrix}, B_{3} = \begin{bmatrix} o^{T} \\ o^{T} \\ b_{7}^{T} \end{bmatrix}, B_{4} = \begin{bmatrix} o^{T} \\ o_{7} \\ b_{8}^{T} \end{bmatrix}, B_{5} = \begin{bmatrix} o^{T} \\ b_{9}^{T} \\ b_{9}^{T} \end{bmatrix}$$

$$V \sharp 定常状態 を考える \ge y (k-i) = y_{d}, u (k-i) = u_{d} i =$$

$$y_{d} = (\sum_{i=1}^{5} A_{i}) y_{d} + (\sum_{i=1}^{5} B_{i}) u_{d}$$
 (A-5)

ゆえに,出力の目標値 yaに対応する入力の目標値 uaは 次式より求まる。

$$u_{d} = (\sum_{i=1}^{5} B_{i})^{-1} (I - \sum_{i=1}^{5} A_{i}) y_{d}$$
 (A-6)