## 計測自動制御学会東北支部 第 163 回研究集会 (1996.10.18~19) 資料番号 163-5

# モデリングと制御の融合についての一考察

## A study on a fusion of modeling and control

○小原 貴光\*,渡部 慶二\*,山田 功\*,斎藤 周次\*

OT. Obara\*, K. Watanabe\*, K. Yamada\*, S. Saitoh\*

#### \*山形大学

#### \*Yamagata University

キーワード: モデリング(modeling), ロバスト安定(robust stability), 内部安定(internal stability), 飽 和要素(the element with saturation), 自励振動(limit cycle)

連絡先: 〒992 米沢市城南 4-3-16 山形大学大学院 工学研究科 電子情報工学専攻 渡部研究室 小原 貴光, Tel.: (0238)26-3326, Fax.: (0238)24-2752, E-mail: obara@ewky.yz.yamagata-u.ac.jp

#### 1. はじめに

フィードバック制御系の設計の目的は、出 力が安定でかつ、目標値に対して高速で小偏 差に追従し、外乱に対しては高速に0に整定 する制御系を設計することである。そのために は、感度関数  $S(s) \rightarrow 0$ にする必要がある。し かし、感度関数  $S(s) \rightarrow 0$  にすると、相補感度 関数 $T(s) \rightarrow 1$ となり、モデル誤差 $\Delta G(s)$ に対 して制御系が不安定になる。そこで、重み関数  $W_S(s), W_T(s)$ を導入し、感度仕様 ||  $W_S(s)S(s)$  ||  $\infty < 1 と相補感度仕様 || W_T(s)T(s) ||_{\infty} < 1 を$ 満たすように設計することがS考えられた。 これらのことを実現する方法として、H<sub>∞</sub>制 御やμ-解析などがある。これらの方法は、モ デル誤差 $\Delta G(s)$ に基づいて重み関数  $W_T(s)$  が 決まり、それから、重み関数 W<sub>S</sub>(s) が決めて いた。そのために、パラメータ変動やモデル 誤差△G(s)に対してはロバスト安定にする良

い方法であるが、モデル誤差 $\Delta G(S)$ が大きい と低感度にできる範囲が狭くなる。良好な制 御特性を得るには、モデル誤差 $\Delta G(s)$ を小さ くする必要がある。

このようにモデリングと制御は密接に関係 しているが、従来はモデリングと制御は別々に 検討されてきた。ここでは、モデリングと制 御を融合する一つの方法を提案する。具体的 には、重み関数 Ws(s)だけを与え、次の感度 仕様 || Ws(s)S(s) ||<sub>∞</sub><1を満たし、モデル誤 差ΔG(s)の影響下で不安定にならないように モデルG(s)を修正していく方法である。定位 系においては文献1)で報告されているので、 ここでは、1入力1出力、不安定零点を持た ず、無定位系の制御対象に対して、相対次数 および高周波ゲインが未知の場合に対するモ デリングと制御の融合の方法を提案する。  コントローラパラメトリゼー ション

制御対象 G<sub>p</sub>(s) を無定位系で、

$$G_{p}(s) = k_{0} \frac{\prod_{i=1}^{n-q} (1+a_{i}s)}{s \prod_{i=2}^{n} (1+b_{i}s)}$$
(1)

とし、そのモデルG(s)を

$$G(s) = \bar{k}_0 \frac{\prod_{i=1}^{\bar{n}-\bar{q}} (1 + \bar{a}_i s)}{s \prod_{i=2}^{\bar{n}} (1 + \bar{b}_i s)}$$
(2)

とする。ただし、n,qは $G_p(s)$ の分母の次数、相対次数で未知、 $\bar{n},\bar{q}$ はG(s)の分母の次数、相対次数であり、 $q \ge \bar{q}$ とする。また、 $\Re(a_i) > 0, \Re(b_i) > 0, \Re(\bar{a}_i) > 0, \Re(\bar{b}_i) > 0, \kappa_0 \approx \bar{k}_0 > 0$ とする。

制御対象 $G_p(s)$ とモデルG(s)の間に $G_p(s) =$  $G(s){1 + \Delta G(s)}の関係があり、<math>\Delta G(s)$ はモ デル誤差である。

 $G_p(s) = G(s)$  としたときの系に Fig.1 の フィードバック制御を行う。





コントローラC(s)を

$$C(s) = \frac{Q(s)}{1 - Q(s)G(s)}$$
(3)

と自由パラメータ Q(s) を用いてパラメータ化 する。

Fig.1の制御系の安定性を考える。

内部安定性

$$\begin{pmatrix} y \\ u \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} QG & \{1 - QG\}G \\ Q & -QG \end{pmatrix} \begin{pmatrix} r \\ d \end{pmatrix}$$
(4)

(4) 式のすべての要素が安定なときに内部安 定と呼ぶ。

1.2.3.を満たすときに限って、制御系を内部安 定にできる。

 $G_p(s) \neq G(s)$ のときの感度関数S(s)は

$$S(s) = 1 - Q(s)G(s)$$
<sup>(5)</sup>

と表せる。相補感度関数 T(s) は

$$T(s) = Q(s)G(s) \tag{6}$$

と表せる。

以下では、重み関数 W<sub>S</sub>(s) を

$$W_S(s) = \frac{K}{s} \qquad K > 0 \tag{7}$$

で与えたとき、感度仕様 || W<sub>S</sub>(s)S(s) ||∞<1 を満たし、ロバスト安定な制御系の構成を考 える。

補償器  $Q(s) \in Q(s) = Q_a(s) \cdot Q_b(s)$ とする と、 $Q_a(s)$ は条件 1.と 2.より、

$$Q_{a}(s) = \frac{1}{G(s)} \cdot \frac{1}{(1 + \tau s)^{\tilde{q}}} = \frac{f(s)}{G(s)} f(s) = \frac{1}{(1 + \tau s)^{\tilde{q}}}$$
(8)  
に選ぶ。 $f(s)$ はプロパーにするためのフィル  
タであり、時定数τは調節パラメータ(正)で  
ある。

 $Q_b(s)$ は条件3.と感度仕様 $||W_S(s)S(s)||_{\infty} <$ 1を満たすために $W_S(s)$ {1- $Q_a(s)Q_b(s)G(s)$ }G(s)が安定になるように決めると、

$$Q_b(s) = \frac{1 + (\bar{q} + 1)\tau s}{1 + \tau s}$$
(9)

となる。ただし、*q*は*G*(*s*)の相対次数とする。 以上より、補償器 *Q*(*s*) は、

$$Q(s) = Q_{a}(s) \cdot Q_{b}(s)$$
  
=  $\frac{1}{G(s)} \frac{1}{(1+\tau s)^{\bar{q}}} \cdot \frac{1+(\bar{q}+1)\tau s}{(1+\tau s)}$   
=  $\frac{1}{G(s)} \cdot \frac{1+(\bar{q}+1)\tau s}{(1+\tau s)^{\bar{q}+1}}$  (10)

とする。(5) 式と(6) 式と(10) 式から

$$S(s) = 1 - \frac{1 + (\bar{q} + 1)\tau s}{(1 + \tau s)^{\bar{q} + 1}}$$
(11)

$$T(s) = \frac{1 + (\bar{q} + 1)\tau s}{(1 + \tau s)^{\bar{q} + 1}}$$
(12)

となる。

 $|| W_S(s)S(s) ||_{\infty} < 1 を満たすように <math>Q(s)$ を決定する。

このとき、Fig.1の制御系の安定性について、次の定理がある。

定理 2.1 Fig.1の制御系において、制御 対象  $G_p(s)$  とモデル G(s) はいずれも無定位 系とする。モデル誤差 $\Delta G(s)$  は $\frac{G_p(s)}{G(s)} - 1$ で、 補償器 Q(s) は (10) 式で与えられるとする。  $T(j\omega)\Delta G(j\omega)$  のベクトル軌跡が点 (-1,j0) の 左側を回らないとき、そのときに限って Fig.1 の制御系は内部安定である。

(証明) ナイキストの安定判別法から、明 らかである。ロ

 $T(j\omega)\Delta G(j\omega)$ のベクトル軌跡が Fig.2 の ように点 (-1, j0) を回らない場合は安定であ る。 $T(j\omega)\Delta G(j\omega)$ のベクトル軌跡が Fig.3 の ように点 (-1, j0) を回る場合は不安定である。



Fig. 2 Nyquist curve of  $T \Delta G$ 



Fig. 3 Nyquist curve of  $T \Delta G$ 

 $|| W_{S}(s)S(s) ||_{\infty} < 1$ を満たす補償器 Q(s)に対し、ロバスト安定条件が満たされないと きロバスト安定になるようにモデルG(s)の修 正を行う。

# 3. モデルと制御の融合の原理

 $T(j\omega)\Delta G(j\omega)$ のベクトル軌跡が Fig.4 の ような場合には、 $\omega = \omega_2$ の近くのベクトルを Fig.5 のように位相を進ませてやれば安定化 の可能性がでてくる。



Fig. 4 Nyquist curve of  $T \Delta G$ 



Fig. 5 Nyquist curve of  $T \triangle G$ 

相補感度関数を $T(s) \approx 1$ とすると、Fig.5はFig.6となる。



Fig. 6 nyquist curve of  $T \triangle G(T \approx 1)$ 



Fig. 7 phase-lead compensation

Fig.7より、モデル誤差
$$\Delta G(s)$$
の位相を進めて  
やるには、1+ $\Delta G(s)$ の位相を進めてやればよ  
いことがわかる。よって、位相を $\frac{G_p(s)}{G(s)} \times (1 + \bar{b}_i s)$   
=  $\frac{G_p(s)}{G(s) \times \frac{1}{(1 + \bar{b}_i s)}}$ と進み補償してやればよい。  
以上から、実際にモデル  $G(s)$ を

$$G(s) \times \frac{1}{1 + \tilde{b}_i s} \tag{13}$$

$$\bar{b}_i = \frac{1}{\alpha\omega_2} \quad (0 < \alpha \le 1) \tag{14}$$

に修正すればよい。1 個で足りないときは、 2 個、3 個と増やせばよい。ただし、 $q < \bar{q}$ に なると、 $\frac{G_{\rho}(j\infty)}{G(j\infty)} \rightarrow \infty$ になり、そこが補償の 限界である。

振動角周波数 $\omega_2$ を安定に測定するため Fig.8 の系を考える。



Fig. 8 Nonlinear system

ただし、N(,)は Fig.9 のような飽和要素 (リミッター)である。





Fig. 9 the element with saturation

Lは傾斜で、Dはしきい値、xは入力である。ここで、L = 1とする。

N = 1 のとき Fig.8 の系は Fig.1 の系と等 価である。

飽和要素の記述関数は次式で与えられる。

$$N_f = \frac{2}{\pi} \left[ \sin^{-1}(\frac{D}{x}) + \frac{D}{x} \sqrt{1 - (\frac{D}{x})^2} \right] \qquad x \ge D$$
(16)

Fig.8の入出力伝達関数は

$$G_{yr}(s) = \frac{NQ(s)G_p(s)}{1 + NT(s)\Delta G(s)}$$
(17)

となる。特性方程式は

$$1 + NT(s) \Delta G(s) = 0 \tag{18}$$

である。ナイキストの安定判別法から*Fig.*10 に示すように  $T(j\omega)\Delta G(j\omega)$  のベクトル軌跡 が、 $-\frac{1}{N(x)}$ と交点を持てば、振幅 $x = x_0$ 、角 周波数 $\omega = \omega_2$ の安定な自励振動が発生する。





 $-\frac{1}{N(x)}$ は、x = Dで-1 なり、 $x \to \infty$  に すると、 $-\frac{1}{N(x)} \to -\infty$  になる。したがって、  $T(j\omega)\Delta G(j\omega)$ のベクトル軌跡が点(-1,j0)を 回らなければ、交点を持たず、自励振動が生 じない。

 $T(j\omega) \Delta G(j\omega)$ のベクトル軌跡が点(-1, j0)の左側を回ると、必ず $-\frac{1}{N(x)}$ と交点を持ち、自励振動が生じる。 $T(j\omega) \Delta G(j\omega)$ の軌跡から実

軸と交叉する角周波数 $\omega = \omega_2$ がわかる。この $\omega_2$ を用いて、(13) 式,(14) 式でモデルG(s)を調整すればよい。

# 4. 調整アルゴリズム

制御対象は無定位系とする。

ステップ1:ステップ応答や周波数応答等 から、初期モデルG(s)を $sG(0) = sG_p(0)$ と なるように決める。(不安定零点を持たないと する。)

ステップ2:重み関数 W<sub>S</sub>(s)を決定する。 ステップ3:モデル G(s)の相対次数の補 正の最大値q<sub>max</sub>を決定する。

ステップ4: $S_{max}(s) = 1 - \frac{1 + (\bar{q}_{max} + 1)\tau s}{(1 + \tau s)^{\bar{q}_{max} + 1}}$ が条件 ||  $W_S(s)S(s)$  || $_{\infty} < 1$ を満たすように時定数 $\tau$ を決定する。

ステップ5:  $f(s) = \frac{1}{(1+\tau s)^{\frac{1}{2}}}, Q_a(s) = \frac{1}{G(s)} \frac{1}{(1+\tau s)^{\frac{1}{2}}},$  $Q_b(s) = \frac{1+(\bar{q}+1)\tau s}{1+\tau s}$ とする。 ステップ6: しきい値 Dを一定値に固定し、

図.11 の系を構成する。





ステップ7:ステップ関数を入力し、図.11 の系で自励振動が発生しなければ、ステップ8 へ。図.11の系で自励振動が発生すれば、振動 角周波数を測定し、 $G(s) \rightarrow G(s) \times \frac{1}{1+b_{i,s}}(\bar{b}_{i} = \frac{1}{\alpha\omega_{2}}(0 < \alpha \leq 1))$ になるようにモデルG(s)を 修正して、ステップ5へ。ただし、モデルG(s)の相対次数 $\bar{q}$ がモデルG(s)の相対次数の補正 の最大値 $\bar{q}_{max}$ より大きくなったら、相対次数 の補正の最大値 $\bar{q}_{max}$ を変えステップ4へ。

ステップ8:図.12の系を構成する。



Fig. 12 feedback control system

5. 数值例

制御対象

$$G_p(s) = \frac{2.1639}{s^3 + 1.5012s^2 + 7.7284s}$$
(19)

とする。

次に、重み関数 W<sub>S</sub>(s) を

$$W_S(s) = \frac{10}{s} \tag{20}$$

とする。

1回目

制御対象のステップ応答をFig.13に示す。



Fig. 13 unit step response of  $G_p(s)$ 

上図より、初期モデルG(s)を

$$G(s) = \frac{0.28}{s}$$
 (21)

と決定する。

モデルG(s)の相対次数の最大値 $\bar{q}_{max}$ を $\bar{q}_{max} = 3$ とする。

重み関数  $|1/W_S(s)|$  と感度関数 |S(s)| を Fig.14 に示す。下図より、時定数 $\tau c_{\tau} = 0.05$ と決定した。



Fig. 14 weighting function  $|1/W_{S}(s)|$  and sensitivity function |S(s)|

(8),(9)式から、フィルタ f(s)補償器Qa(s),Qb(s)
 は以下のようになる。

$$f(s) = \frac{1}{1 + 0.05s}$$
(22)

$$Q_a(s) = \frac{3}{0.28(1+0.05s)}$$
(23)

$$Q_b(s) = \frac{1+0.1s}{1+0.05s}$$
(24)

ただし、しきい値 Dを0.1 とする。

Fig.11 の系のステップ応答を Fig.15 に示

す。



Fig. 15 unit step response of Fig.11 in  $\bar{q} = 1$ 

自励振動を発生し、振動角周波数はω<sub>2</sub> = 4.7872 である。

-6-

2回目

 $\bar{b}_2 = \frac{1}{\alpha w_2} = \frac{1}{0.5w_2} = 0.4178 に選ぶ。(13),(14)$ 式より、新たなモデルG(s)は次のように

$$G(s) = \frac{0.28}{s(1+0.4178s)}$$
(25)

となる。

(8),(9)式から、フィルタ f(s),補償器 Q<sub>a</sub>(s),Q<sub>b</sub>(s) は以下のようになる。

$$f(s) = \frac{1}{(1+0.05s)^2}$$
(26)  
$$s(1+0.4178s)$$

$$Q_{a}(s) = \frac{0(1+0.02s)^{2}}{0.28(1+0.05s)^{2}}$$
(27)  
$$Q_{b}(s) = \frac{1+0.15s}{1+0.05s}$$
(28)

Fig.11 の系の単位ステップ応答を Fig.16 に示す。



Fig. 16 unit step response of Fig.11 in  $\bar{q} = 2$ 

自励振動を発生し、振動角周波数はω<sub>2</sub> = 9.1392 である。

3回目

$$\bar{b}_3 = \frac{1}{\alpha \omega_2} = \frac{1}{0.5\omega_2} = 0.2188$$
に選ぶ。(13),(14)  
式より、新たなモデル*G*(*s*) は次のように

$$G(s) = \frac{0.28}{s(1+0.4178s)(1+0.2188s)}$$
(29)  
 $\xi t_s \delta_s$ 

(8),(9)式から、フィルタf(s),補償器 $Q_a(s), Q_b(s)$ は以下のようになる。

$$f(s) = \frac{1}{(1+0.05s)^3}$$
(30)

$$Q_{\alpha}(s) = \frac{s(1+0.4178s)(1+0.2188s)}{0.28(1+0.05s)^3}$$
(31)

$$Q_b(s) = \frac{1+0.2s}{1+0.05s}$$
(32)

*Fig.*11 の系の単位ステップ応答を *Fig.*17 に示す。



Fig. 17 unit step response of Fig.11 in  $\bar{q} = 3$ 

上図より、制御系が安定なった。ここで、 Fig.18の系を構成する。



Fig. 18 feedback control system

*Fig.*18 の系の単位ステップ応答を *Fig.*19 に示す。



Fig. 19 output response of unit step function

Fig.18の系の単位ステップ外乱応答をFig.20 に示す。



Fig. 20 output response of unit step function with disturbance

Fig.18 の系の零点を考慮に入れてつぎの ように変形する。



Fig. 21 trnsformed feedback control system

このときのステップ応答を Fig.22 に示す。



Fig. 22 output response of unit step function

## 6. おわりに

本報告では、1入力1出力、不安定零点を 持たず、無定位系の制御対象の相対次数、高 周波ゲインが未知の場合のモデリングと制御 の融合の方法を提案した。この方法は、リミッ ターを利用することにより制御対象とモデル の相対次数がずれている場合に出力が過度に 大きくなることを抑制し、制御対象を壊すこ となく、モデルの相対次数を調整する方法で あり、これによって、制御系の内部安定性とロ バスト安定性を保証しながら、制御系の低感 度を実現できるようになった。

### 参考文献

- Z.B.Shu, G.R.Izuta, K.Watanabe and K.Yamada : Unification of Modeling and Control for Desired Control Performances, IEEE CDC96, (to appear)
- 2) 平井、池田: 非線形制御システムの解 析,59/80,オーム社,(1986)
- Morari, M. and Zafiriou E.: Robust Process Control, 85/112, Prentice Hall, (1989)

4) Doyle, J.C and Francis, B.A and Tannenbaun, A.R.: Feedback Control Theory, 66/68, Macmillan Publishing, (1992)

.

.

.

,