

解 說
15-3-1

安定性判別을 爲한 Parameter Plane Method

— Šiljak의 論文을 中心으로 —

李 亮 秀*

1. 序 論

制御理論은 安定性判別을 中心으로 發達하여 왔으며 制御工學自体가 하나의 技術인 以上 安定判別法은 可能한 限 그 表現이 簡單明瞭한 것을 要求하게 되었다. 過去에 研究되어 온 여러가지 安定判別法 등은 卽 Routh 및 Hurwitz에 依한 方法, Nyquist 및 Michailov에 依한 方法等, 定性的方法과 Bode 및 Nichols에 依한 方法, Evans에 依한 Root locus法, Bilharz 및 Frank에 依한 方法, Tsytkin 및 Bromberg에 依한 方法等, 定量的인 取扱方法 등이 研究發表되어 制御系統의 設計 및 解析에 利用되어 왔다. 그러나 設計者들은 制御系統의 安定性判別에만 興味를 갖는 것이 아니라 安定度判別 卽 系統應答에 더 注意를 기울리게 된다. 特히 實時間應答에 對하여 明確한 解答을 要求한다. 從來의 方法中에 Evans에 依한 根軌跡法은 實時間應答을 圖面上에서 計算할 수 있으나 作圖에 힘이 들고 特히 作圖에 必要한 計算 卽 特性方程式의 因數分解(結果的으로 特性根을 求하는 問題임)가 困難하므로 이것이 問題로서 남아 있다가 半解析的方法으로 根軌跡를 作圖하는 方法¹⁾²⁾이 研究되긴 하였으나 이것은 한개의 Parameter 方法(Gain 이 Parameter)이며 Multiloop 系統에 適用하기가 困難한 點 등이 있다. 한편 두개의 Parameter 方法으로서 Mitrovic의 方法이 있다³⁾¹⁾⁵⁾⁶⁾. 이것은 Parameter Plane Method의 基礎를 이룬 것으로 特性方程式의 係數中에서 任意의 두개를 Parameter 로 하는 것이며 過渡應答 및 周波數應答을 求하는데 便利하나 任意의 두개의 係數만을 Parameter 로 하므로서 두개 以上의 Parameter 가 存在하는 경우에는 不適當하다. 또한 우리나라에서도 試圖된 바가 있다⁷⁾. 이와같은 것을 改善한 것이 Šiljak의 Parameter Plane Method⁸⁾⁹⁾¹⁰⁾¹¹⁾¹²⁾이며 이것을 여기에 紹介하고자 한다. 또한 再來式方法과 比較하여 그 優秀性을 檢討코저 하며 우선 複雜性을 避하기 爲하여 連續線型 一變數制御系統에 關한 例題를 取扱키로 한다.

2. 基礎理論

Feedback 回路가 存在하는 制御系統의 特性方程式을

다음과 같은 形式으로 쓸 수 있다.

$$f(s) = \sum_{k=0}^m a_k s^k = 0 \dots\dots\dots (1)$$

但 $a_k(k=0, 1, 2, \dots, m)$ 는 實數이며 두개의 System Parameter α 와 β 의 函數이다. 卽

$$a_k = a_k(\alpha, \beta) \dots\dots\dots (2)$$

이며 S 는 複素變數이다.

式(1)에서 特性方程式의 根을 一般的인 形式으로 다음과 같이 表現할 수 있다.

$$S = -\omega_n \zeta + j\delta \omega_n \sqrt{1-\zeta^2} \dots\dots\dots (3)$$

但 ω_n 는 Undamped natural frequency(無減衰自然振動數)이며 ζ 는 relative damping csefficient(相對感衷係數)이다. 그러면

$$S^k = \omega_n^k [T_k(-\zeta) + j\sqrt{1-\zeta^2} U_k(-\zeta)] \dots\dots (4)$$

여기서 $T_k(-\zeta) : U_k(-\zeta)$ 는 各各 第一 및 第二種 Tchebyshev 函數이며 다음과 같은 循環式에 依하여 求할 수 있다.

$$\begin{aligned} T_{k+1}(\zeta) - 2\zeta T_k(\zeta) + T_{k-1}(\zeta) &= 0 \\ U_{k+1}(\zeta) - 2\zeta U_k(\zeta) + U_{k-1}(\zeta) &= 0 \end{aligned} \dots\dots\dots (5)$$

$$\text{但 } T_k(-\zeta) = (-1)^k T_k(\zeta), U_k(-\zeta) = (-1)^{k+1} U_k(\zeta) \dots\dots\dots (6)$$

이며 $T_0(\zeta)=1, T_1(\zeta)=\zeta, U_0(\zeta)=0, U_1(\zeta)=1$ 이다.

$$\left. \begin{aligned} \text{또한 } T_k(\zeta) &= \cos(k \cos^{-1} \zeta) \\ U_k(\zeta) &= \frac{\sin(k \cos^{-1} \zeta)}{\sin(\cos^{-1} \zeta)} \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots (7)$$

式(4)를 式(1)에 代入하여 實數部와 虛數部를 區分하면

$$\left. \begin{aligned} \text{實數部는 } \sum_{k=0}^m a_k \omega_n^k T_k(-\zeta) &= 0 \\ \text{虛數部는 } \sum_{k=0}^m a_k \omega_n^k \sqrt{1-\zeta^2} U_k(-\zeta) &= 0 \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots (8)$$

$$\sum_{k=0}^m a_k \omega_n^k U_k(-\zeta) = 0$$

$$\text{한편 } T_k(\zeta) = \zeta U_k(\zeta) - U_{k-1}(\zeta) \dots\dots\dots (9)$$

의 關係式이 成立하므로 (證明은 式(7)을 代入하여 보면 된다) 式(6) 및 (9)를 (8)式에 代入하면

$$\begin{aligned} \sum_{k=0}^m a_k \omega_n^k T_k(\zeta) &= \sum_{k=0}^m (-1)^k a_k \omega_n^k T_k(\zeta) \\ &= \sum_{k=0}^m (-1)^k a_k \omega_n^k [\zeta U_k(\zeta) - U_{k-1}(\zeta)] \end{aligned}$$

* 原子力研究所電子工學研究室 · 正會員

$$= \sum_{k=0}^m (-1)^k a_k \omega_n^k \zeta U_k(\zeta) - \sum_{k=0}^m (-1)^k a_k \omega_n^{-k} U_{k-1}(\zeta) = 0$$

그런데 $\sum_{k=0}^m a_k \omega_n^k U_k(-\zeta) = \sum_{k=0}^m (-1)^{k+1} a_k \omega_n^k U_k(\zeta) = 0$ 이므로 다음 식을 얻을 수 있다.

$$\left. \begin{aligned} \sum_{k=0}^m (-1)^k a_k \omega_n^k U_{k-1}(\zeta) &= 0 \\ \sum_{k=0}^m (-1)^k a_k \omega_n^k U_k(\zeta) &= 0 \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots(10)$$

式(10)에서 a_k 는 (2)식에서와 같이 α 와 β 의 函數인데 이것을 線型으로 考慮하여

$$a_k = b_k \alpha + c_k \beta + d_k \dots\dots\dots(11)$$

式(11)과 같다면 (10)식은 다음과 같이 된다.

$$\left. \begin{aligned} \alpha B_1(\omega_n, \zeta) + \beta C_1(\omega_n, \zeta) + D_1(\omega_n, \zeta) &= 0 \\ \alpha B_2(\omega_n, \zeta) + \beta C_2(\omega_n, \zeta) + D_2(\omega_n, \zeta) &= 0 \end{aligned} \right\} \dots\dots(12)$$

$$\left. \begin{aligned} B_1(\omega_n, \zeta) &= \sum_{k=0}^m (-1)^k b_k \omega_n^k U_{k-1}(\zeta) \\ B_2(\omega_n, \zeta) &= \sum_{k=0}^m (-1)^k b_k \omega_n^k U_k(\zeta) \\ C_1(\omega_n, \zeta) &= \sum_{k=0}^m (-1)^k c_k \omega_n^k U_{k-1}(\zeta) \\ C_2(\omega_n, \zeta) &= \sum_{k=0}^m (-1)^k c_k \omega_n^k U_k(\zeta) \\ D_1(\omega_n, \zeta) &= \sum_{k=0}^m (-1)^k d_k \omega_n^k U_{k-1}(\zeta) \\ D_2(\omega_n, \zeta) &= \sum_{k=0}^m (-1)^k d_k \omega_n^k U_k(\zeta) \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots(13)$$

(12)식을 α 와 β 에 對하여 풀면

$$\left. \begin{aligned} \alpha &= \frac{C_1(\omega_n, \zeta) D_2(\omega_n, \zeta) - C_2(\omega_n, \zeta) D_1(\omega_n, \zeta)}{B_1(\omega_n, \zeta) C_2(\omega_n, \zeta) - B_2(\omega_n, \zeta) C_1(\omega_n, \zeta)} \\ \beta &= \frac{B_2(\omega_n, \zeta) D_1(\omega_n, \zeta) - B_1(\omega_n, \zeta) D_2(\omega_n, \zeta)}{B_1(\omega_n, \zeta) C_2(\omega_n, \zeta) - B_2(\omega_n, \zeta) C_1(\omega_n, \zeta)} \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots(14)$$

(12)식, 또는 (14)식은 α, β 를 直交座標軸으로 하는 $\alpha\beta$ -Plane을 形成할 수 있으며 相對減衰係數 ζ , 無減衰振動數 ω_n 및 Settling Time $\omega_n \zeta$ 를 各 各 一定하게 하였을 때의 特性根에 關聯이 있는 軌跡을 Parameter plane $\alpha\beta$ 平面上에 그릴 수 있다. 이 曲線들 即 $\zeta =$ 一定인 曲線을 ζ -曲線, $\omega_n =$ 一定인 曲線을 ω_n -曲線, $\omega_n \zeta =$ 一定인 것을 $\omega \zeta$ 曲線이라고 말하며 이들 曲線은 S-Plane上에서 $\zeta =$ 一定, $\omega_n =$ 一定, $\omega_n \zeta =$ 一定의 曲線에 各 各 對應된다(그림 1 참조) ζ -曲線 및 ω_n -曲線은 各 各 (13) 및 (14)式에서 $\zeta =$

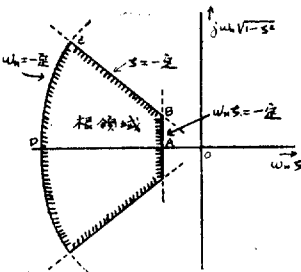


그림 1.

一定인 曲線을 ω_n -曲線, $\omega_n \zeta =$ 一定인 것을 $\omega \zeta$ 曲線이라고 말하며 이들 曲線은 S-Plane上에서 $\zeta =$ 一定, $\omega_n =$ 一定, $\omega_n \zeta =$ 一定의 曲線에 各 各 對應된다(그림 1 참조) ζ -曲線 및 ω_n -曲線은 各 各 (13) 및 (14)式에서 $\zeta =$

定值, $\omega_n =$ 一定值를 代入한 後에 ζ -曲線은 ω_n 를 $0 \rightarrow \infty$ 까지 變化시키므로써 얻을 수 있으며 ω_n -曲線은 ζ 를 0 에서 1 까지 變化시켜서 얻을 수 있다. $\omega_n \zeta$ -曲線을 얻기 爲해서는 (13)式을 變形할 必要가 있다.

即 (4)式을 變形하면

$$S^k = P_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2) + j \omega_n \sqrt{1 - \zeta^2} Q_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2) \dots\dots(15)$$

$$\left. \begin{aligned} \text{但 } P_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2) &= \omega_n^k T_k(-\zeta) = (-1)^k \omega_n^k T_k(\zeta) \\ Q_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2) &= \omega_n^{k-1} U_k(-\zeta) = (-1)^{k+1} \omega_n^{k-1} U_k(\zeta) \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots(16)$$

$P_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2)$ 및 $Q_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2)$ 은 다음과 같은 循環式에 依하여 計算할 수 있다.

$$\left. \begin{aligned} P_{k+1}(\omega_n \zeta, \omega_n^2) + 2\omega_n \zeta P_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2) \\ + \omega_n^2 P_{k-1}(\omega_n \zeta, \omega_n^2) &= 0 \\ Q_{k+1}(\omega_n \zeta, \omega_n^2) + 2\omega_n \zeta Q_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2) \\ + \omega_n^2 Q_{k-1}(\omega_n \zeta, \omega_n^2) &= 0 \end{aligned} \right\} \dots\dots(17)$$

但 $P_0(\omega_n \zeta, \omega_n^2) = 1, P_1(\omega_n \zeta, \omega_n^2) = -\omega_n \zeta, Q_0(\omega_n \zeta, \omega_n^2) = 0$ 및 $Q_1(\omega_n \zeta, \omega_n^2) = 1$ 이다.

$$\text{또한 } P_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2) = -\omega_n \zeta Q_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2) - \omega_n^2 Q_{k-1}(\omega_n \zeta, \omega_n^2) \dots\dots\dots(18)$$

式(18)에 依하여 式(10)을 얻은 것과 같은 方法으로

$$\left. \begin{aligned} \sum_{k=0}^m a_k Q_{k-1}(\omega_n \zeta, \omega_n^2) &= 0 \\ \sum_{k=0}^m a_k Q_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2) &= 0 \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots(19)$$

(19)式에 (11)式을 代入하여

$$\left. \begin{aligned} B_1(\omega_n \zeta, \omega_n^2) &= \sum_{k=0}^m b_k Q_{k-1}(\omega_n \zeta, \omega_n^2) \\ B_2(\omega_n \zeta, \omega_n^2) &= \sum_{k=0}^m b_k Q_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2) \\ C_1(\omega_n \zeta, \omega_n^2) &= \sum_{k=0}^m c_k Q_{k-1}(\omega_n \zeta, \omega_n^2) \\ C_2(\omega_n \zeta, \omega_n^2) &= \sum_{k=0}^m c_k Q_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2) \\ D_1(\omega_n \zeta, \omega_n^2) &= \sum_{k=0}^m d_k Q_{k-1}(\omega_n \zeta, \omega_n^2) \\ D_2(\omega_n \zeta, \omega_n^2) &= \sum_{k=0}^m d_k Q_k(\omega_n \zeta, \omega_n^2) \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots(20)$$

式(20)에 $\omega_n \zeta =$ 一定值를 代入하고 (14)式에 依하여 ω_n 를 $0 \rightarrow \infty$ 까지 變化시키므로써 $\omega_n \zeta$ -曲線을 求할 수 있다.

그림 1에서 보는바와 같이 $\omega_n \zeta$ -曲線은 絕對安定線에 對應되며 ζ -曲線은 相對安定線에 對應된다. 이와같이 ζ -曲線, ω_n 曲線 및 $\omega_n \zeta$ 曲線으로 이루어지는 線을 通稱하여 Complex-root boundaries라고 하며 이 外에 다른 曲線 即 Real-root boundaries를 求하지 않으면 안된다.

만약 複素變數 S를

$$S = -\sigma \dots\dots\dots(21)$$

라 할 때 σ 는 S-plane上에서 實軸上의 一點을 나타낸

다. 그러나 이 점은 $\alpha\beta$ -Plane 상에서는 다음과 같이 $a_k = b_k\alpha + c_k\beta + d_k$ 처럼 선형일 때는 직선으로 표시된다. 즉 (1)식은 $S = -\sigma$ 일 때

$$f(-\sigma) = \alpha \sum_{k=0}^m (-1)^k b_k \sigma^k + \beta \sum_{k=0}^m (-1)^k c_k \sigma^k + \sum_{k=0}^m (-1)^k d_k \sigma^k = 0 \dots\dots\dots (22)$$

(22)식은 $\sigma = \text{constant}$ 이므로 $\alpha\beta$ -Plane 상에서는 직선이 된다. 이 직선을 Real-root boundaries 라고稱한다.

이상과 같이 하여 (14)식과 (22)식에 의하여 S-Plane 상의 根領域을 $\alpha\beta$ -Plane 상의 領域(complex-root boundaries 와 Real-root boundaries 로 이루어지는 領域)으로 變換할 수 있다. 이와같은 Parameter plane 상에서 α 와 β 를 決定할 수 있으며 Stability Analysis 는 勿論 Synthesis 에 더욱 그 效用價値가 있음을 發見할 것이다. 한편 S-plane 상에서 모든 特性根은 實軸에 對稱이므로 上部 根領域만을 $\alpha\beta$ -plane 상에 變換하면 됨을 알 수 있다.

3. 例 題

그림 2에서 보는 바와 같은 制御系를 考慮할 때 傳達 函數가 다음과 같다

$$\left. \begin{aligned} G_1(s) &= 2 \\ G_2(s) &= \frac{0.2s^2 + 0.8s + 1}{k_2} \\ G_3(s) &= \frac{1}{0.4s + 1} \\ G_4(s) &= \frac{0.5k_4s}{0.5s + 1} \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots (23)$$

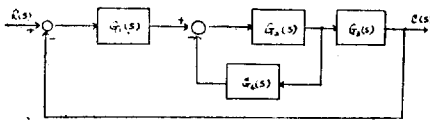


그림 2. 制 御 系

特性方程式은

$$f(s) = 0.04s^4 + 0.34s^3 + (0.2k_2k_4 + 1.12)s^2 + (0.5k_2k_4 + k_2 + 1.7)s + 2k_2 + 1 = 0 \dots\dots\dots (24)$$

式(24)에서 k_2 와 k_4 의 決定에 있어서 이것을 그대로 未知數로 놓고서 다른 方法으로 安定性判別이나 또는 實時間應答을 求하기는 困難하다. 그러나 Parameter plane 方法으로 要求되는 過渡應答特性을 維持하면서 勿論 그 系가 安定하고, 要求되는 諸特性에 滿足하는 範圍의 k_2 및 k_4 를 찾아내는 것은 容易한 일이다. 即 特性方程式 (24)가 過渡現象에 있어서 settling time 이 0.6sec~2.5 sec 內로 또한 overshoot 가 37% 以內로 그리고 settling time 까지의 過渡振動數가 $\frac{1}{2}$ ~2cycle 以內로 動作하기

에 必要한 k_2 및 k_4 를 求하여 본다. 이것은 그림 3에서와 같이 S-plane 상의 特性根領域內에 (24)식의 모든 根이 包含됨을 意味하며 parameter plane($\alpha\beta$ -plane)상에서 complex root boundaries 는 $\omega\zeta$ -curve 가 $\omega_n\zeta = 1.2$ 일 때, ζ -curve 는 $\zeta = 0.3$ 일때와 ω_n -curve 는 $\omega_n = 5$ 일때의 各曲線에 對應되며 Real-root boundaries 는 $\sigma = 1.2$ 와 $\sigma = 5$ 의 두 直線에 對應된다. (24)식에서 $k_2k_4 = \alpha$, $k_2 = \beta$ 라고 놓으면

$$f(s) = 0.04s^4 + 0.34s^3 + (0.2\alpha + 1.12)s^2 + (0.5\alpha + \beta + 1.7)s + 2\beta + 1 = 0 \dots\dots\dots (25)$$

式(13)에 依하여

$$\left. \begin{aligned} B_1 &= \sum_{k=0}^4 (-1)^k b_k \omega_n^k U_{k-1}(\zeta) = +0.2\omega_n^2 \\ B_2 &= \sum_{k=0}^4 (-1)^k b_k \omega_n^k U_k(\zeta) = -0.5\omega_n + 0.2\omega_n^2 U_2(\zeta) \\ C_1 &= \sum_{k=0}^4 (-1)^k c_k \omega_n^k U_{k-1}(\zeta) = -2 \\ C_2 &= \sum_{k=0}^4 (-1)^k c_k \omega_n^k U_k(\zeta) = -\omega_n \\ D_1 &= \sum_{k=0}^4 (-1)^k d_k \omega_n^k U_{k-1}(\zeta) = 0.04\omega_n^4 U_3(\zeta) - 0.34\omega_n^3 U_2(\zeta) + 1.12\omega_n^2 U_1(\zeta) - 1 \\ D_2 &= \sum_{k=0}^4 (-1)^k d_k \omega_n^k U_k(\zeta) = 0.04\omega_n^4 U_4(\zeta) - 0.34\omega_n^3 U_3(\zeta) + 1.12\omega_n^2 U_2(\zeta) - 1.7\omega_n U_1(\zeta) \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots (26)$$

式(5)에 依하여

$$\left. \begin{aligned} U_1(\zeta) &= 1, \quad U_2(\zeta) = 2\zeta, \quad U_3(\zeta) = 4\zeta^2 - 1, \\ U_4(\zeta) &= 8\zeta^3 - 4\zeta \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots (27)$$

$\zeta = 0.3$ 일 때 $U_1(0.3) = 1, U_2(0.3) = 0.6, U_3(0.3) = -0.64, U_4(0.3) = -0.984$ 이므로 $\zeta_{0.3}$ -curve 를 爲한 α, β 에 對한 式은 (14)식에 (26)식 및 (27)식에 $\zeta = 0.3$ 을 代入한 $U_k(\zeta)$ 를 代入計算하면

$$\left. \begin{aligned} \alpha &= \frac{0.0256\omega_n^4 + 0.12528\omega_n^3 - 0.6848\omega_n^2 + 1.344\omega_n - 2.4}{0.2\omega_n^2 - 0.24\omega_n + 1} \\ \beta &= \frac{-0.0048\omega_n^5 + 0.0552\omega_n^4 - 0.102\omega_n^3 + 0.22\omega_n^2 + 0.12\omega_n - 0.5}{0.2\omega_n^2 - 0.24\omega_n + 1} \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots (28)$$

(28)식에서 ω_n 를 0~5 까지 求하면 ω_n curve 와 만나게 되므로 充分하다. $\omega_n = 5$ 일 때의 ω_n 線은 (26)식에 (27)식을 代入하고 $\omega_n = 5$ 를 代入한 後에 (14)식에 代入하면

$$\left. \begin{aligned} \alpha\omega_n &= \frac{-400\zeta^3 + 840\zeta^2 - 337\zeta - 58}{20\zeta - 30} \\ \beta\omega_n &= \frac{-250\zeta^2 + 12.5\zeta - 175}{20\zeta - 30} \end{aligned} \right\} \dots\dots\dots (29)$$

(29)식에서 ζ 를 0.3~1.0 까지 變化시키므로 對應되

는 ω_n -曲線을 $\alpha\beta$ -plane 上에 그릴 수 있다. $\omega_n\zeta$ -曲線은 $\omega_n\zeta=1.2$ 일 때 (20)式 및 (14)式에 의하여式(30)과 같다.

$$\left. \begin{aligned} \alpha\omega_n\zeta &= \frac{0.04\omega_n^4 - 0.2384\omega_n^2 + 0.16512}{0.2\omega_n^2 + 0.04} \\ \beta\omega_n\zeta &= \frac{0.0288\omega_n^4 - 0.0728\omega_n^2 - 0.02}{0.2\omega_n^2 + 0.04} \end{aligned} \right\} \dots\dots(30)$$

式(30)에서 ω_n 를 0~5 까지變化시키므로서 settling time 이 一定한 曲線을 $\alpha\beta$ -plane 上에 對應시킬 수 있다. Real Root Boundary 는 (21)式 및 (22)式에 의하여 $\sigma=1.2$ 일때 및 $\sigma=5$ 일때의 것을 計算하면

$$\left. \begin{aligned} \sigma=1.2 \text{ 일때 } -0.312\alpha + 0.8\beta + 0.068544 &= 0 \\ \sigma=5 \text{ 일때 } 2.5\alpha - 3\beta + 3 &= 0 \end{aligned} \right\} (31)$$

以上과 같이 (28), (29), (30) 및 (31)式에 의한 $\alpha\beta$ -plane 上의 Complex root boundary 및 Real root boundary 는 그림 3에 作圖한 것과 같다.

特性方程式 (25)에 의한 特性根은 모두 4個로서 이 4個의 特性根이 그림 3의 $\alpha\beta$ -plane 上의 A'B'C'L'A' 內에

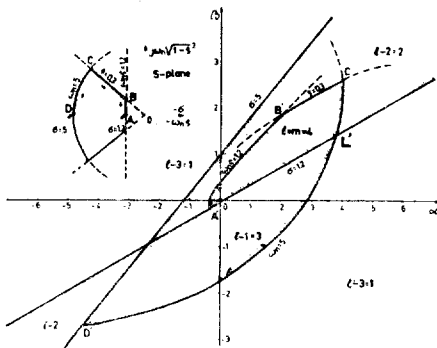


그림 3. Parameter plane

存在하는가 어떤가를 먼저 觀察할 必要가 있다. 이 判別은 널리 알려져 있는 Cauchy의 Argument Theorem 에 의하여 行할 수 있다. 特性方程式 式(1)을 vector form 으로 다시 쓰면

$$f(s) = f(\omega_n, \zeta) = \sum_{k=0}^m a_k \omega_n^k (-1)^k T_k(\zeta) + j\sqrt{1-\zeta^2} \sum_{k=0}^m a_k \omega_n^k (-1)^{k+1} U_k(\zeta) \dots\dots(32)$$

$\alpha\beta$ -plane 上의 어느 領域에(예를 들면 그림 3의 A'B'C'L'A' 內에) 特性根이 몇個 存在하는가를 判別하는 것은 (32)式에 그 주어진 ζ 의 特定値와 그 領域內에 存在하는 任意의 α, β 의 값을 代入하면 (32)式은 實數部와 虛數部가 ω_n 에 對하여 多項式이 된다. ω_n 를 0~ ∞ 까지變化시킬 때 複素平面上에 對應하는 軌跡을 그려 넣어 그 軌跡이 反時計方向으로 $m\theta$ 만큼 回轉하면 그 領域內에 m 個의 特性根이 存在한다. 但 m 는 그 特性方程式의 特性根의 數이고

$$\theta = \pi - \cos^{-1}\zeta \dots\dots(33)$$

이다.

特性方程式 (25)에 의한 特性根 4個가 모두 A'B'C'L'A' 領域內에 있는가의 判別을 하기 爲하여 $\zeta=0.3, \alpha=2$ 및 $\beta=1$ 을 代入 計算하면 式(25)는

$$f(s) = 0.04s^4 + 0.34s^3 + 1.52s^2 + 3.7s + 3 = 0 \dots\dots(34)$$

$T_k(0.3)$ 및 $U_k(0.3)$ 을 表 1 및 表 2에서 찾아 式(32)代入하면 式(35)와 같다.

$$f(s) = f(\omega_n, 0.3) = (3 - 1.11\omega_n - 1.2464\omega_n^2 + 0.26928\omega_n^3 + 0.013792\omega_n^4) + j0.954(3.7\omega_n - 0.912\omega_n^2 - 0.2176\omega_n^3 + 0.03936\omega_n^4) \dots(35)$$

式(35)의 複素軌跡은 그림 4와 같으며 (33)式에 의하여 $\theta = \pi - \cos^{-1}0.3 = \pi - 72.5^\circ = 107.5^\circ$,

$m\theta = 4 \times 107.5^\circ = 430^\circ$ 임으로 特性根 4個가 모두 A'B'C'L'A' 領域內 存在한다.

한편 그림 3에서 領域을 決定할 때는 式(14)의 分母

$$\begin{aligned} \Delta &= B_1(\omega_n, \zeta)C_2 \\ &= (\omega_n, \zeta) - B_2(\omega_n, \zeta)C_1(\omega_n, \zeta) \end{aligned} \dots\dots(36)$$

가 $\Delta > 0$ 일 때는 ω_n 가 增加하는 曲線方向에서 볼 때 左便이 目的하는

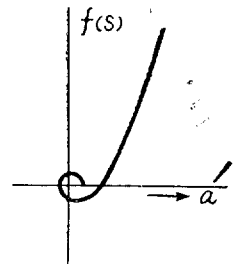


그림 4. f(s)Plane

바 領域이며 $\Delta < 0$ 일 때는 右便이 그 領域이다. 그림 3의 A'B'C'L'A' 領域內에 特性根 4個가 모두 存在하며 萬一 α 및 β 를 選擇할 때 點 (α, β) 가 Complex root boundary 를 넘을 때는 複素根 2個가 同時에 S-plane 上의 ABCD 領域에서 離脫하며 만일 Real root boundary를 넘을 때는 實根 한個가 離脫한다. 故로 앞에 要求된 實時間過渡特性이 Settling Time 2.5sec 以內, over shoot 37% 以內 및 過渡振動機 2cycle 以內에 安定되기를 爲하여서는 α 및 β 는 $\alpha\beta$ plane 上의 A'B'C'L'A' 領域內에 存在하여야 한다.

4. 後 記

以上の 例題에서 본바와 같이 特히 System Synthesis 에 適當하며 詳細한 것을 願하시는 분을 爲하여 參考文獻을 附記한다.

5. 參 考 文 獻

- 1) K. Steiglitz, "An Analytical Approach to Root Loci," IEEE, Transactions on Automatic Control, Vol. AC-6, No. 3, pp. 326~332, 1961.
- 2) V. Krishnan, "Semi-Analytic Approach to Root Loci," Ibid., Vol. AC-11, No. 1, pp. 1966.
- 3) D. Mitrovic, "Graphical Analysis and Synthesis of Feedback Control System," I-Theory and Analysis,

表 1 Functions $T_k(\zeta)$

ζ	T_0	T_1	T_2	T_3	T_4	T_5	T_6	T_7	T_8	T_9	T_{10}
0.00	1.000000	1.000000	1.000000	1.000000	1.000000	1.000000	1.000000	1.000000	1.000000	1.000000	1.000000
0.05	0.995	0.985	0.975	0.965	0.955	0.945	0.935	0.925	0.915	0.905	0.895
0.10	0.980	0.960	0.940	0.920	0.900	0.880	0.860	0.840	0.820	0.800	0.780
0.15	0.955	0.935	0.915	0.895	0.875	0.855	0.835	0.815	0.795	0.775	0.755
0.20	0.920	0.895	0.870	0.845	0.820	0.795	0.770	0.745	0.720	0.695	0.670
0.25	0.875	0.845	0.815	0.785	0.755	0.725	0.695	0.665	0.635	0.605	0.575
0.30	0.820	0.785	0.750	0.715	0.680	0.645	0.610	0.575	0.540	0.505	0.470
0.35	0.755	0.715	0.675	0.635	0.595	0.555	0.515	0.475	0.435	0.395	0.355
0.40	0.680	0.635	0.590	0.545	0.500	0.455	0.410	0.365	0.320	0.275	0.230
0.45	0.595	0.545	0.495	0.445	0.395	0.345	0.295	0.245	0.195	0.145	0.095
0.50	0.500	0.445	0.390	0.335	0.280	0.225	0.170	0.115	0.060	0.005	0.000
0.55	0.395	0.335	0.275	0.215	0.155	0.095	0.035	0.000	0.000	0.000	0.000
0.60	0.280	0.215	0.150	0.085	0.025	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
0.65	0.155	0.085	0.020	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
0.70	0.020	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
0.75	0.125	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
0.80	0.280	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
0.85	0.445	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
0.90	0.620	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
0.95	0.805	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000	0.000
1.00	1.000	1.000	1.000	1.000	1.000	1.000	1.000	1.000	1.000	1.000	1.000

表 1 Functions $U_k(\zeta)$

ζ	U_0	U_1	U_2	U_3	U_4	U_5	U_6	U_7	U_8	U_9	U_{10}
0.00	0.00	0.00	0.00	0.00	0.00	0.00	0.00	0.00	0.00	0.00	0.00
0.05	0.1	0.1	0.1	0.1	0.1	0.1	0.1	0.1	0.1	0.1	0.1
0.10	0.2	0.2	0.2	0.2	0.2	0.2	0.2	0.2	0.2	0.2	0.2
0.15	0.3	0.3	0.3	0.3	0.3	0.3	0.3	0.3	0.3	0.3	0.3
0.20	0.4	0.4	0.4	0.4	0.4	0.4	0.4	0.4	0.4	0.4	0.4
0.25	0.5	0.5	0.5	0.5	0.5	0.5	0.5	0.5	0.5	0.5	0.5
0.30	0.6	0.6	0.6	0.6	0.6	0.6	0.6	0.6	0.6	0.6	0.6
0.35	0.7	0.7	0.7	0.7	0.7	0.7	0.7	0.7	0.7	0.7	0.7
0.40	0.8	0.8	0.8	0.8	0.8	0.8	0.8	0.8	0.8	0.8	0.8
0.45	0.9	0.9	0.9	0.9	0.9	0.9	0.9	0.9	0.9	0.9	0.9
0.50	1.0	1.0	1.0	1.0	1.0	1.0	1.0	1.0	1.0	1.0	1.0
0.55	1.1	1.1	1.1	1.1	1.1	1.1	1.1	1.1	1.1	1.1	1.1
0.60	1.2	1.2	1.2	1.2	1.2	1.2	1.2	1.2	1.2	1.2	1.2
0.65	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3	1.3
0.70	1.4	1.4	1.4	1.4	1.4	1.4	1.4	1.4	1.4	1.4	1.4
0.75	1.5	1.5	1.5	1.5	1.5	1.5	1.5	1.5	1.5	1.5	1.5
0.80	1.6	1.6	1.6	1.6	1.6	1.6	1.6	1.6	1.6	1.6	1.6
0.85	1.7	1.7	1.7	1.7	1.7	1.7	1.7	1.7	1.7	1.7	1.7
0.90	1.8	1.8	1.8	1.8	1.8	1.8	1.8	1.8	1.8	1.8	1.8
0.95	1.9	1.9	1.9	1.9	1.9	1.9	1.9	1.9	1.9	1.9	1.9
1.00	2.0	2.0	2.0	2.0	2.0	2.0	2.0	2.0	2.0	2.0	2.0

- AIEE. Transactions, Part-II, Vol. 77. pp. 476-487. 1958.
- 4) D. Mitrovic, "Graphical Analysis and Synthesis of Feedback Control System," II-Synthesis, Ibid., pp. 487~496, 1958.
 - 5) D. Mitrovic, "Graphical Analysis and Synthesis of Feedback Control System," III Sampled-Data Feedback Control Systems, Ibid., pp. 497~503, 1958.
 - 6) D.D. Šiljak, "Generalization of Mitrovic's of Mitrovic's Method," IEE Transactions on Applications and Industry, Vol. 83, No. 74, pp. 314~320, 1964.
 - 7) Choi, Keh Kun and et. al, "An Investigation of High Order Control System," Science and Engineering Report, Seoul National University, College of Engineering, Vol. 1, No. 1, pp. 181~188, 1965.
 - 8) D.D. Šiljak, "Analysis and Synthesis of Feedback Control Systems in The Parameter Plane," I-Linear Continuous Systems, IEEE Transaction on Applications and Industry, Vol. 83, No. 75, pp. 449~458, 1964.
 - 9) D.D. Šiljak, "Analysis and Synthesis of Feedback Control Systems in the Parameter Plane," II-Sampled-Data Systems, Ibid., pp. 458~466, 1964.
 - 10) D.D. Šiljak, "Analysis and Synthesis of Feedback Control Systems in the Parameter Plane," III-Nonlinear Systems, Ibid., pp. 466~473, 1964.
 - 11) D.D. Šiljak, "Generalization of the Parameter Plane Method," IEEE Transactions on Automatic Control, Vol. 11, No. 1, pp. , 1966.
 - 12) M.R. Stojic and D.D. Šiljak, "Generalization of the Hurwitz, Nyquist, and Mikhailo Stability Criteria," Ibid., Vol. 10, No. 3, pp.250~254, 1965.

(1966年9月3日 接受)