JOURNAL OF KIM IL SUNG UNIVERSITY

(NATURAL SCIENCE)

Vol. 62 No. 10 JUCHE105 (2016).

LMI에 기초한 불확정대체계의 분산 로바스트상대반결합조종기설계

리 진 성

경애하는 김정은동지께서는 다음과 같이 말씀하시였다.

《인민경제의 현대화, 정보화실현의 전략적목표는 모든 생산공정을 자동화, 지능화하고 공장, 기업소들을 무인화하는것입니다.》(《조선로동당 제7차대회에서 한 중앙위원회사업총화보고》 단행본 48폐지)

선행연구들[2-4]에서는 대체계의 각이한 조종기설계방법을 제기하였으나 동정의 부 정확성 등 여러가지 요인으로 생기는 불확정성에 대해서는 론의하지 못하였다.

론문에서는 불확정대체계가 로바스트안정이기 위한 분산로바스트상태반결합조종기를 LMI방법에 기초하여 설계하였다.

1. LMI에 기초한 분산로바스트상래반결합조종기설계

N 개의 부분체계들로 구성되여있는 불확정대체계의 상태방정식은 다음과 같이 표시 할수 있다.

$$\dot{x}_i(t) = [A_i + \Delta A_i] x_i(t) + [B_i + \Delta B_i] u_i(t) + \sum_{j=1, j \neq i}^{N} [A_{ij} + \Delta A_{ij}] x_j(t), \quad i = 1, \dots, N$$
 (1)

여기서 $x_i(t) \in R^{n_i}$, $u_i(t) \in R^{m_i}$ 는 i 째 부분체계의 상태 및 조종력벡토르, A_i , B_i 는 상수행렬, $A_{ij}(j \neq i)$ 는 i 째 부분체계와 j째 부분체계사이의 호상관련행렬이다.

이때 체계의 불확정성이 다음과 같은 조건을 만족시킨다고 가정하자.

$$|\Delta A_{ij}| < E_{aij}, \quad |\Delta B_i| < E_{bi}, \quad i, \ j = 1, \cdots, \ N$$
 (2)

여기서 $|\Delta A_{ij}| < E_{aij}$, $|\Delta B_i| < E_{bi}$ 는 행렬의 매개 원소 $|a_{ij}| < e_{ij}$ 를 의미하며 E_{aij} , E_{bi} 는 실상수행렬이다.

그러면 매개의 부분체계에 대하여 1개의 상태반결합조종기는 다음과 같이 설계할수 있다.

$$u_i(t) = K_i x_i(t) \tag{3}$$

이제 반결합증폭도행렬 $K_i \in R^{m_i \times n_i}$ 가 닫긴대체계의 안정성을 보장하는 문제를 론의하자. 이를 위해 식 (3)을 식 (1)에 넣으면 닫긴체계의 상태방정식은

$$\dot{x}_{i} = [A_{i} + \Delta A_{i}]x_{i} + [B_{i} + \Delta B_{i}]K_{i}x_{i} + \sum_{j=1, j \neq i}^{N} [A_{ij} + \Delta A_{ij}]x_{j}$$
(4)

로 된다.

한편 분산체계에서 라뿌노브함수를 다음과 같이 쓸수 있다.

$$V(x) = x^{T} P x = \sum_{i=1}^{N} x_{i}^{T} P_{i} x_{i}$$
 (5)

식 (5)에 도함수를 취하면 다음식이 얻어진다.

$$\dot{V}(x) = \sum_{i=1}^{N} (\dot{x}_{i}^{T} P_{i} x_{i} + x_{i}^{T} P_{i} \dot{x}_{i}) = \sum_{i=1}^{N} \left\{ x_{i}^{T} (A_{i}^{T} P_{i} + P_{i} A_{i} + \Delta A_{i}^{T} P_{i} + P_{i} \Delta A_{i} + A_{i}^{T} P_{i} + P_{i} \Delta A_{i} + A_{i}^{T} P_{i} + P_{i} A_{i} + \Delta A_{i}^{T} P_{i} + P_{i} A_{i} + A_{i}^{T} P_{i} + P_{i}^{T} P_{i} + P_{i}^{T}$$

식 (6)에서 매개 항은 다음과 같이 변환할수 있다.

$$\alpha_{i} P_{i} P_{i} + \alpha_{i}^{-1} \Gamma(E_{aii}) \geq P_{i} \Delta A_{i} + \Delta A_{i}^{T} P_{i}$$

$$\beta_{i} P_{i} P_{i} + \beta_{i}^{-1} K_{i}^{T} \Gamma(E_{bi}) K_{i} \geq P_{i} \Delta B_{i} K_{i} + K_{i}^{T} \Delta B_{i}^{T} P$$

$$\sum_{i=1}^{N} 2x_{i}^{T} P_{i} \sum_{j=1, j \neq i}^{N} (A_{ij} + \Delta A_{ij}) x_{j} \leq \sum_{i=1}^{N} \sum_{j=1, j \neq i}^{N} [x_{i}^{T} P_{i} (A_{ij} A_{ij}^{T} + \Delta A_{ij} \Delta A_{ij}^{T}) P_{i} x_{i} + 2x_{j}^{T} x_{j}] \leq$$

$$\leq \sum_{i=1}^{N} (x_{i}^{T} P_{i} F_{1i} P_{i} x_{i} + x_{i}^{T} P_{i} F_{2i} P_{i} x_{i} + F_{3i} x_{i}^{T} x_{i}), \quad (\alpha = 1)$$

$$(7)$$

여기서

$$\begin{split} F_{1i} &= \sum_{j=1, j \neq i}^{N} A_{ij} A_{ij}^{T}, \quad F_{2i} = \sum_{j=1, j \neq i}^{N} \Omega(E_{aij}), \quad F_{3i} = 2(N-1)I \\ &\Omega(E_{aij}) \geq \Delta A_{ij} \Delta A_{ij}^{T}, \quad \Gamma(E_{aii}) \geq \Delta A_{ii}^{T} \Delta A_{ii} \\ &\Omega(E_{aij}) = \begin{cases} \|E_{aij} E_{aij}^{T} \|I, & \|E_{aij} E_{aij}^{T} \|I < n \cdot diag(E_{aij} E_{aij}^{T}) \\ n \cdot daig(E_{aij} E_{aij}^{T}), & \nearrow \| & \exists \end{cases} \\ &\Gamma(E_{aii}) = \begin{cases} \|E_{aii}^{T} E_{aii} \|I, & \|E_{aii}^{T} E_{aii} \|I < m \cdot diag(E_{aii}^{T} E_{aii}) \\ m \cdot daig(E_{aij}^{T} E_{aii}), & \nearrow \| & \exists \end{cases} \end{split}$$

이며 n, m은 ΔA_{ii} 의 행과 렬의 차수이다.

식 (7)을 식 (6)에 넣으면 다음의 식이 얻어진다.

$$+\beta_{i}P_{i}P_{i}+\beta_{i}^{-1}K_{i}^{T}\Gamma(E_{bi})K_{i}+P_{i}F_{1i}P_{i}+P_{i}F_{2i}P_{i}+F_{3i}]x_{i}$$

따라서 랴뿌노브안정성정리로부터 다음의 부등식

$$A_{i}^{T} P_{i} + P_{i} A_{i} + \alpha_{i} P_{i} P_{i} + \alpha_{i}^{-1} \Gamma(E_{aii}) + K_{i}^{T} B_{i}^{T} P_{i} + P_{i} B_{i} K_{i} + + \beta_{i} P_{i} P_{i} + \beta_{i}^{-1} K_{i}^{T} \Gamma(E_{bi}) K_{i} + P_{i} F_{1i} P_{i} + P_{i} F_{2i} P_{i} + F_{3i} < 0$$
(8)

이 성립하면 식 (8)은 정인정값대칭행렬 P_i 를 풀이로 가지며 결국 대체계 (1)은 분산상태 반결합에 의하여 안정하다는것을 알수 있다.

이제

(11)

$$\Gamma(E_{aii}) = \Gamma(E_{aii})^{1/2} \Gamma(E_{aii})^{1/2}, \quad \Gamma(E_{bi}) = \Gamma(E_{bi})^{1/2} \Gamma(E_{bi})^{1/2}$$

로 놓고 식 (8)의 매 항의 량쪽에 P_i^{-1} 을 곱한 다음 $X_i = P_i^{-1}$, $Y_i = K_i X_i$ 로 놓으면

$$X_{i}A_{i}^{T} + A_{i}X_{i} + \alpha_{i}I + \alpha_{i}^{-1}X_{i}\Gamma(E_{aii})X_{i} + Y_{i}^{T}B_{i}^{T} + B_{i}Y_{i} + \beta_{i}I + \beta_{i}^{-1}Y_{i}^{T}\Gamma(E_{bi})Y_{i} + F_{1i} + F_{2i} + X_{i}F_{3i}X_{i} < 0$$
(9)

으로 되며 Schur의 보조정리로부터 식 (9)는 다음과 같은 LMI로 귀착된다.

$$\begin{bmatrix} \vec{A}_{i} & X_{i}\Gamma(E_{aii})^{1/2} & Y_{i}^{T}\Gamma(E_{bi})^{1/2} & X_{i} \\ \Gamma(E_{aii})^{1/2}X_{i} & -\alpha_{i}I & 0 & 0 \\ \Gamma(E_{bi})^{1/2}Y_{i} & 0 & -\beta_{i}I & 0 \\ X_{i} & 0 & 0 & -F_{3i}^{-1} \end{bmatrix} < 0$$
(10)

여기서

$$\vec{A}_i = X_i A_i^T + A_i X_i + (\alpha_i + \beta_i) I + Y_i^T B_i^T + B_i Y_i + F_{1i} + F_{2i}$$

이다.

그러므로 식 (10)의 풀이를 구하면 분산상태반결합증폭도행렬은 $K_i = -Y_i X_i^{-1}$

로 되며 대체계 (1)은 분산상태반결합에 의하여 점근안정하다.

2. 수값모의실험

실험을 위해 우리는 2개의 부분체계로 구성된 불확정대체계의 파라메터행렬을 다음 과 같이 주었다.

$$A_{1} = \begin{bmatrix} -1.97 & -0.31 \\ 0.91 & 0.8 \end{bmatrix}, \quad A_{12} = \begin{bmatrix} -0.5 & 0.3 \\ 0 & 1.2 \end{bmatrix}, \quad B_{1} = \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$A_{2} = \begin{bmatrix} -1.32 & 0.34 \\ 0.1 & -0.87 \end{bmatrix}, \quad A_{21} = \begin{bmatrix} -0.5 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix}, \quad B_{2} = \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix}$$

$$E_{a11} = \begin{bmatrix} 1 & 0.2 \\ 0.3 & 0.17 \end{bmatrix}, \quad E_{a12} = \begin{bmatrix} 0.04 & 0.01 \\ 0.03 & 0.04 \end{bmatrix}, \quad E_{a21} = \begin{bmatrix} 0.04 & 0.01 \\ 0.06 & 0.01 \end{bmatrix}$$

$$E_{a22} = \begin{bmatrix} 0.3 & 0 \\ 0 & 0.2 \end{bmatrix}, \quad E_{b1} = \begin{bmatrix} 0.4 \\ 0.2 \end{bmatrix}, \quad E_{b2} = \begin{bmatrix} 0.2 \\ 0.1 \end{bmatrix}$$

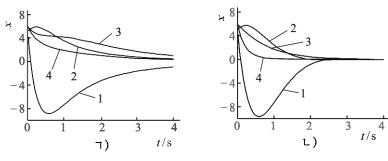
이때 초기상태를 $x=[5\ 5\ 6\ 6]$ 으로 놓고 MATLAB에 의하여 선형행렬부등식 (10)을 풀면 부분체계 1과 2의 상태반결합증폭도는 다음과 같이 얻어진다.

$$K_1 = \begin{bmatrix} -3.010 & 7 & -6.352 & 3 \end{bmatrix}, K_2 = \begin{bmatrix} 0.478 & 5 & -2.802 & 8 \end{bmatrix}$$

따라서 분산조종규칙은 다음과 같이 표시된다.

$$u_1(t) = \begin{bmatrix} -3.010 & 7 & -6.352 & 3 \end{bmatrix} x_1(t), \quad u_2(t) = \begin{bmatrix} 0.478 & 5 & -2.808 & 2 \end{bmatrix} x_2(t)$$

모의실험결과는 그림과 같다.



그림, 모의실험결과

ㄱ) 선행한 방법의 상태응답, ㄴ) 제안한 방법의 상태응답; $1-x_{11}$ 일 때, $2-x_{12}$ 일 때, $3-x_{21}$ 일 때, $4-x_{22}$ 일 때

모의곡선으로부터 론문에서 설계한 조종기의 상태응답이 매우 빨리 령으로 수렴한다는 것을 알수 있다. 이것은 론문에서 설계한 조종기가 보다 더 효과적이라는것을 보여준다.

맺 는 말

LMI방법을 리용하여 불확정대체계의 분산로바스트상태반결합조종기를 설계하고 수 값모의실험을 통하여 그 효과성을 검증하였다.

참 고 문 헌

- [1] 김일성종합대학학보(자연과학), 61, 2, 17, 주체104(2015).
- [2] 陈宁 等: 中南工业大学学报, 34, 1, 84, 2003.
- [3] 桂卫华 等; 控制与决策, 16, 3, 329, 2001.
- [4] 陈宁 等; 中南工业大学学报, 34, 6, 661, 2003.

주체105(2016)년 6월 5일 원고접수

Design of Decentralized Robust State Feedback Controller for the Uncertain Large-Scale Systems based on LMI

Ri Jin Song

We designed the decentralized robust state feedback controller for uncertain large-scale systems using LMI and verified its efficiency through the simulation.

Key words: state feedback, large-scale system, simulation