

디지털 신호처리기를 사용한 스카라 로보트의 실시간 적응제어기 설계

Design of a Real Time Adaptive Controller for SCARA Robot Using Digital Signal Process

김 용 태¹, 서 운 학 (경남대 원)², 한 성 현 (경남대)³
이 만 형(부산대)⁴, 김 성 관 (삼성 전자(주))⁵

Y. T. Kim¹, H. H. Sea (Kyungnam Graduate School)², S. H. Han(Kyungnam Univ.)³
M. H. Lee(Pusan Univ.)⁴, S. K. Kim(Samsung Electro. Co. Ltd)⁵

Abstract

This paper presents a new approach to the design of adaptive control system using DSPs(TMS320C30) for robotic manipulators to achieve trajectory tracking by the joint angles. Digital signal processors are used in implementing real time adaptive control algorithms to provide an enhanced motion control for robotic manipulators. In the proposed control scheme, adaptation laws are derived from the improved Lyapunov second stability analysis method based on the adaptive model reference control theory. The adaptive controller consists of an adaptive feedforward controller, feedback controller, and PID type time-varying auxillary control elements. The proposed adaptive control scheme is simple in structure, fast in computation, and suitable for implementation of real-time control. Moreover, this scheme does not require an accurate dynamic modeling, nor values of manipulator parameters and payload. Performance of the adaptive controller is illustrated by simulation and experimental results for a SCARA robot.

Keyword: DSP(디지털 신호처리), Adaptive control (적응 제어), Robust Control(견실제어), Real Time Control (실시간제어), Uncertainty(불확실성), Payload Variartion (부하 변동).

1. 서 론

시금 까지의 로보트 매니퓰레이터의 제어방법들은 간단한 고전적 제어방법들의 융용은 가능하지만, 고속운전이나 빈번한 부하변동에 의해 역학적으로 나타나는 각 관절간의 비선형성, 양성, 불확실성 등으로 인하여 로보트의 성능과 융용범위에 크게 제약을 받고 있는 실정이므로 이러한 문제점을 보완할 수 있는 세어기법 등의 한방법이 적용제어 기법이라 할 수 있다. 적용세이로는 동적시스템에 대한 정확한 수학적 모델링을 요구하지 않으므로 동적모델의 모델링오차에 기인한 개개변수의 불확실성과 부하변동 등의 예측불허의 외란에 대해서도 적용성이 우수한 세어성능을 유지할 수 있다는 것이 특징이다.

기존의 산업용 로보트 매니퓰레이터의 세어방식은 전체적인 운동방정식이 고려되지 않고, 로보트 매니퓰레이터의 비선형 동특성을 거의 무시한 상태에서 각 관절의 독립제어만으로 운용되고 있는 실정이므로 기존의 로보트는 간단하고 단순한 위치적인 임무의 수행에 그 기능이 국한되어 있는 실정이나, 즉, 로보트 매니퓰레이터의 정밀, 고속 세어를 위해서는 model-based 세어기의 구조가 바람직이나 플랜트의 정확한 모델링을 요하는 model-based 제어방식은 질량, 관성 모멘트, 질량중심과 같은 매니퓰레이터의 역학 파라미터에 존재하는 불확실성으로 인하여 고정밀의 세어를 하기 힘들다는 단점은 가지고 있다. 특히 부하조작을 하는 경우 end-effector의 일부가 되는 부하의 역학 파라미터들은 정확한 값을 알기가 힘든 경우가 대부분이므로 이를에 의한 모델링 오차는 세어기의 성능을 저하시키는 주요 원인이 된다. 따라서 이러한 파라미터들의 불확실성을 줄이기 위해 로보트 매니퓰레이터의 동적모델링에 있어서 개개변수의 불확실성과 비선형성의 존재 및 부하의 변동과 모델링 오차의 존재 하에 서도 좋은 성능을 얻을 수 있는 진보된 세어방법이 절실히 요구되어 많은 관심이 집중되어 왔다. 그러나 최근의 세어이론은 관련산업의 발전

과 더불어 많은 발전을 거듭했음에도 불구하고 아직도 실제적인 융용면에 있어서는 많은 문제점을 내포하고 있는 실정이다.⁽¹⁾⁻⁽³⁾

본 논문에서는 부하변동이 심하고 많은 외란이 존재하는 실제의 공정에서 두드러진 성능의 저하를 초래하는 기존의 산업용 로보트 제어기 설계방법을 보완하고 개선하여, 미지의 부하변동으로 인한 로보트 모델의 역학적 특성변화, 모델링오차에 기인하는 관성상수 및 링크상수 등의 파라미터 불확실성, 그리고 세어기-실현시 수반되는 계산시간의 지연 등이 존재하는 경우에서도 견실하고 정확한 세어성능이 유지될 수 있는 새로운 로보트 매니퓰레이터의 세어기 기능을 살펴한다. 설계되는 적용제어시스템의 구조는 기준모델적용제어의 원리⁽⁴⁾⁻⁽⁶⁾를 토대로 향상된 Lyapunov 제2방법에 적용하여 세어시스템의 안정성이 해석 및 적용제어적이 유도된다.

제어기의 기본구조는 극배치(pole-placement)방법⁽⁷⁾⁻⁽⁹⁾에 의해 설계되는 피어이드-백세이어기와 역모델(inverse model)을 적용한 시변파이드로워드제어기 그리고 공정작동점(nominal operating point)에 대한 적용보조신호로 구성되는 새로운 구조의 적용제어기를 설계한다. 매니퓰레이터의 링크 및 관성파라미터의 불확실성, 부하변동으로 인한 매니퓰레이터의 역학적 특성의 변화, 세어기의 실현시 수반되는 기계적 오차 및 계산시간의 지연 등의 제반 외부 조건의 변화에 대하여 능동적으로 적용할 수 있으므로써 항상 고정도의 견실한 세어성능을 유지됨으로써 세어기의 견실성을 입증한다.

구체적인 실험은 시뮬레이션을 통해 입증된 자료를 바탕으로 직접 개발한 TMS320C3x 아셀블리 S/W를 FARA SMS SCARA형 로보트에 적용시켜 실험하였다. 실험 결과를 통한 성능의 신뢰성 확인은 FARA SMS SCARA형 로보트의 세어기인 PID 세어기와 개발한 적용 세어 알고리즘을 비교 분석하는 방법으로 진행 하였다.

2. 본론

2.1 메니퓰레이터의 동적방정식.

n 차원을 갖는 메니퓰레이터의 동적방정식은 다음과 같이 표현된다.

$$D(q)\ddot{q} + C(q, \dot{q}) + G(q) + F(q) = r(t) \quad (1)$$

이어서,

$D(q)$: symmetric positive definite 관성행렬($n \times n$)

$C(q, \dot{q})$: 코리올리스력 및 위상력 벡터($n \times 1$)

$G(q)$: 중력하중벡터($n \times 1$)

$F(q)$: 마찰모드벡터($n \times 1$)

$r(t)$: 외력도크벡터($n \times 1$)

식 (2)은 부하하중이 없는 상태에서 로보트 메니퓰레이터의 운동방정식을 나타내고 있다. X 를 로보트 메니퓰레이터의 공간좌표상(cartesian coordinates)의 위치 및 방향을 나타내는 벡터로 정의하면, end-effector의 공간좌표에서의 위치, 속도, 가속도는 관성각(q)에 의하여 다음과 같이 표현된다.

$$X(t) = f(q) \quad (2)$$

$$\dot{X}(t) = J(q) \dot{q}(t) \quad (3)$$

$$\ddot{X}(t) = J(q, \dot{q})\ddot{q}(t) + f(q)\ddot{q}(t) \quad (4)$$

여기서 $f(q)$ 는 정향운동학(forward kinematics)을 나타내는 벡터($n \times 1$)이고, $J(q)=[\partial f(q)/\partial q]$ 은 메니퓰레이터의 Jacobian 행렬($n \times 1$)을 나타낸다. 그러면 메니퓰레이터의 동적성에 부하하중을 고려하기 위해 메니퓰레이터의 end-effector가 질경량 m 으로 표기되는 부하하중을 단단히 하였다고 가정하면, 중력상에서 부하하중이 $\vec{g}(t)$ 의 가속도로서 움직이기 위해 end-effector에 가해져야 한 힘벡터 $f_b(t)$ 는 다음과 식과 같이 정의된다.

$$f_b(t) = m[\vec{g} - \ddot{X}(t) - g] \quad (5)$$

여기서 $f_b(t)$ 은 힘벡터($n \times 1$)이고, g 는 중력가속도 벡터($n \times 1$)를 나타낸다. 그리고 end-effector의 힘 $f_b(t)$ 는 다음과 같이 주어지는 무가지인 관성모드를 요구한다.

$$z: f_b(t) = J^T(q)f(t) \quad (6)$$

그러므로, 전체 관성모드(액티브)는 식 (1)에서 (6)으로부터 다음과 같이 표현될 수 있다.

$$\begin{aligned} z(t) &= mJ^T(q)[\vec{g} - \ddot{X}(t) - g] + D(q)\ddot{q} \\ &+ C(q, \dot{q}) + G(q) + F(q) \end{aligned} \quad (7)$$

또한, 부하상태의 로보트 메니퓰레이터의 동적방정식은 다음 식과 같이 표현될 수 있다.

$$D(m, q)\ddot{q} + C(m, q, \dot{q}) + G(m, q) + F(q) = r(t) \quad (8)$$

여기서, D, C, G 는 다음과 같이 정의된다.

$$D(m, q) = D(q) + mJ^T(q)J(q) \quad (9)$$

$$C(m, q, \dot{q}) = C(q, \dot{q}) + mJ^T(q)f(q, \dot{q})\dot{q} \quad (10)$$

$$G(m, q) = G(q) + mJ^T(q)g$$

2.2 적용제어치유도

일반적으로 메니퓰레이터의 운동이 거친 운동(gross motion)의 경우에서는 공정작동점 P_A 와 신화된 모델의 대개변수 P_A, P_B, P_C 는 실질적으로 시간에 따라 변하게 된다. 그러므로 전체 제어치에 의하여 안정성과 케이스추적을 보장하기 위하여 앞절에서 정의된 시물번 퍼이드포워드제어기 및 퍼이드백제어기의 개인은 외부환경 및 조건에 따라 적절히 조절서용되어지고 공정작동점에 대한 항도 시간의 경과에 따라 조절되어야 한다. 앞절에서의 부하하중을 고려한 메니퓰레이터의 동적방정식의 수학적 모형을 다시 기술하면 다음과 같이 표현된다.

$$\begin{aligned} z(t) &= P_A^*(m, q, \dot{q})\ddot{q}(t) + P_B^*(m, q, \dot{q})\dot{q}(t) \\ &+ P_C^*(m, q, \dot{q})q(t) \end{aligned} \quad (11)$$

여기서 P_A^*, P_B^*, P_C^* 은 q, \dot{q}, m 의 함수로 비선형행렬(nxnx)이다.

따라서, 자동점의 변화에 대응하기 위하여 퍼이드포워드제어기 및 퍼이드백제어기의 개인이 시간에 따라 변화조절되어져야하고 공정작동점에 의한 성분인 $r^*(t)$ 에 해당되는 시변신호 $K_A(t)$ 가 제어직에 미지외관 및 파라미터로 포함되어야 한다. 여기서, $K_A(t)$ 는 적용 구조상으로 합성되어지는 적용보조신호로 고려된다.

위의 사항들을 바탕으로 선형시불변 세이제이안을 갖는 정의된 제어치의 기본 구조를 바탕으로 다음과 같이 시변적응제어직으로 다음과 같이 구성되어야 된다.

$$r(t) = K_{A(t)} + [P_A(t)E(t) + P_B(t)F(t)]$$

$$+ [P_C(t)q_d(t) + P_B(t)\ddot{q}_d(t) + P_A(t)\dot{q}_d(t)] \quad (12)$$

여기서, 각 세이제이안은 시변적응제이안으로서 Lyapunov의 제2방법을 통해 최적의 값으로 선정되어져야 한다. Fig. 1은 제안된 로보트 메니퓰레이터의 적용제어시스템의 구조를 나타내고 있다.

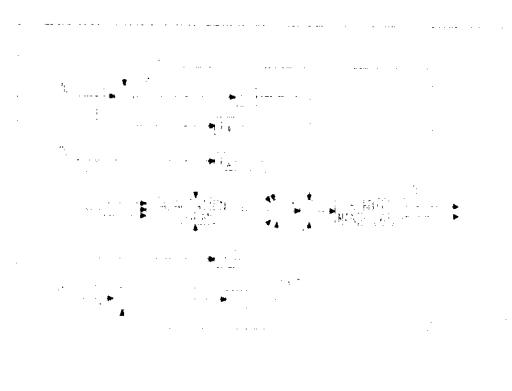


Fig. 1 The block diagram of model reference adaptive control for robot manipulator.

식 (12)에서 정의된 적용제어치에서 각 시변 적용제이안을 유도하기 위한 초기값으로서 식 (12)를 비선형모델 식 (11)에 적용하면 다음의 오차비분방정식을 얻는다.

$$\begin{aligned} P_A^* \dot{E}(t) &+ (P_B^* + P_C)E(t) + (P_C^* + P_B)\dot{E}(t) \\ &= K_A(t) + (P_A^* + P_A)\ddot{q}_d(t) + (P_B^* + P_B)\dot{q}_d(t) \\ &+ (P_C^* + P_C)q_d(t) \end{aligned} \quad (13)$$

그리고 위치 및 속도오차벡터($2n \times 1$)을 다음과 같이 정의한다.

$$\epsilon(t) = [E(t) \quad \dot{E}(t)]^T$$

위의 정의에 의하여 식 (14)는 다음과 같이 상태공간방정식으로 표현될 수 있다.

$$\begin{aligned} \epsilon(t) &= \begin{bmatrix} 0 & I_n \\ -[P_A^* + P_A]^{-1}[P_C^* + P_C] & -[P_A^* + P_A]^{-1}[P_B^* + P_B] \end{bmatrix} \epsilon(t) \\ &+ \begin{bmatrix} 0 \\ [P_A^* + P_B]^{-1}[P_B^* + P_B] \end{bmatrix} \dot{q}_d(t) + \begin{bmatrix} 0 \\ [P_A^* + P_A]^{-1}[P_A^* + P_A] \end{bmatrix} \ddot{q}_d(t) \\ &+ \begin{bmatrix} 0 \\ [P_A^* + P_C]^{-1}[P_C^* + P_C] \end{bmatrix} \dot{q}_d(t) + \begin{bmatrix} 0 \\ [P_C^* + P_C]^{-1}[P_C^* + P_C] \end{bmatrix} \ddot{q}_d(t) \end{aligned} \quad (14)$$

식 (14)는 기준모델 적용제어 시스템의 구조에 있어서 조절시스템(adjustable system)을 구성하고 있다. 메니퓰레이터의 원하는 성능을 나타내는 기준모델은 추적오차 $E(t) = q_d(t) - q(t)$ 에 대하여 나타내기로 한다. 원하는 성능은 각 추적오차 $E_i(t) = q_{di}(t) - q_i(t)$ 가 서로 비연성(decoupling)의

특성을 지니게 되고, 그리고 다음 식과 같이 주어지는 2차 동차미분방정식을 만족하도록 하는 것이 이상적인 제어성능이라 할 수 있으므로 기준모델은 다음과 같이 설정하였다.

$$\ddot{E}_i(t) + 2\zeta_i \dot{E}_i(t) + W_i E_i(t) = 0, \quad i=1,2, \dots, n \quad (15)$$

여기서 ζ_i 및 W_i 는 각각 감쇠비 및 미감쇠 고유진동수로서 선제자에 의하여 결정된다. 식 (15)의 2차 동차 미분방정식은 다음과 같이 벡터형 련방정식으로 표현될 수 있다.

$$\ddot{\epsilon}_m(t) = \begin{bmatrix} 0 & I_n \\ -S_1 & -S_2 \end{bmatrix} \quad \epsilon_m(t) = S \epsilon_m(t) \quad (16)$$

여기서 $S_1 = \text{diag}(W_1^2)$, $S_2 = \text{diag}(2\zeta_1 W_1)$ 인 상수행렬($n \times n$)을 나타낸다.

$\epsilon(t) = [E_m(t), E_m(t)^T]^T$ 은 위치 및 속도벡터를 나타내는 행렬($2n \times 1$)이고, 척자 m 은 기준모델을 나타낸다.

본 연구에서 Lyapunov 방정식을 기초로 한 MRAC방법을 기초로 하여 적용제어식을 얻는다.

식 (15)과 같이 표시되는 조절시스템은 다음과 같이 정의한다.

$$\dot{\epsilon} = \begin{bmatrix} 0 & I_n \\ -\delta_1 & -\delta_2 \end{bmatrix} \quad \dot{\epsilon} = \begin{bmatrix} 0 \\ \delta_1 \\ \delta_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ \delta_1 \\ \delta_2 \end{bmatrix} q \quad (17)$$

여기서,

$$\begin{aligned} \delta_1 &= [\mathbf{P}_A]^{-1}[\mathbf{P}_C + \mathbf{P}_B], \quad \delta_2 = [\mathbf{P}_A]^{-1}[\mathbf{P}_B^T + \mathbf{P}_C] \\ \delta_3 &= [\mathbf{P}_A]^{-1}[\mathbf{P}_C - \mathbf{P}_B], \quad \delta_4 = [\mathbf{P}_A]^{-1}[\mathbf{P}_B^T - \mathbf{P}_C] \\ \delta_5 &= [\mathbf{P}_A]^{-1}[\mathbf{P}_A^T - \mathbf{P}_B], \quad \delta_6 = -[\mathbf{P}_A]^{-1}\mathbf{F} \end{aligned}$$

MRAC의 기본원리는 원하는 기준제어식에 대하여, 시스템응답 $\epsilon(t)$ 가 다음과식으로 기준모델의 상태 $\epsilon_m(t)$ 에 수렴하도록 하는 것이다. 그리므로 적용오차 $z(t) = [\epsilon_m(t) - \epsilon(t)]$ 은 정의하고, 이것은 식 (16)와 (17)에 적용하면 다음의 오차 미분방정식을 얻을 수 있다.

$$z(t) = \begin{bmatrix} 0 & I_n \\ -S_1 & -S_2 \end{bmatrix} z(t) = \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ \delta_1 & \delta_1 & \delta_2 & \delta_2 \end{bmatrix} \epsilon + \begin{bmatrix} 0 \\ \delta_1 \\ \delta_2 \end{bmatrix} \quad (18)$$

제어기의 적용법칙은 식 (18)로 표현되는 오차동특성의 약정도를 보장되도록 하여 유도되어 진다.

이러한 목표를 위하여 신형 제어구조에서의 시률변 제어식의 기본 구조를 시변서용제어개인에 의해 구성되는 적용제어 구조를 구성하기 위해 다음과 같은 케이스의 Lyapunov 함수를 정의하였다.

$$V = z^T Q z$$

$$\begin{aligned} &+ [\delta_3 - \delta_6]^T H_0 [\delta_3 - \delta_6] + \delta_1 [\delta_1 - S_1 - \delta_1]^T H_1 [\delta_1 - S_1 - \delta_1] \\ &+ \delta_2 [\delta_2 - S_2 - \delta_2]^T H_2 [\delta_2 - S_2 - \delta_2] + \delta_3 [\delta_3 - \delta_3]^T H_3 [\delta_3 - \delta_3] \\ &+ \delta_4 [\delta_4 - \delta_4]^T H_4 [\delta_4 - \delta_4] + \delta_5 [\delta_5 - \delta_5]^T H_5 [\delta_5 - \delta_5] \quad (19) \end{aligned}$$

여기서 $Q \in \mathbb{R}^{2n \times 2n}$ 은 Lyapunov 방정식의 해이며, $\{H_0, H_1, \dots, H_5\}$ 는 임의의 symmetric positive 행렬 ($n \times n$)이다. 식(18)의 오차제어에 따라 V 는 비분해이므로 결과를 요약하면 다음과 같이 기술된다.

$$\begin{aligned} V &= -\zeta^2 Hz + 2\zeta^2 \{ [M + H_0(\delta_3 - \delta_6)] - 2\delta_1^T H_1(\delta_1 - \delta_1') \} \\ &+ 2\delta_1^T [\delta_1 - S_1]^T [-M E^T + H_1(\delta_1 - \delta_1')] - \delta_1^T H_1(\delta_1 - \delta_1') \\ &+ 2\delta_2^T [\delta_2 - S_2]^T [-M E^T + H_2(\delta_2 - \delta_2')] - \delta_2^T H_2(\delta_2 - \delta_2') \\ &+ 2\delta_3^T \delta_3^T [\mathbf{M} q_d^T + H_3(\delta_3 - \delta_3')] - \delta_3^T H_3(\delta_3 - \delta_3') \\ &+ 2\delta_4^T \delta_4^T [\mathbf{M} q_d^T + H_4(\delta_4 - \delta_4')] - \delta_4^T H_4(\delta_4 - \delta_4') \\ &+ 2\delta_5^T \delta_5^T [\mathbf{M} q_d^T + H_5(\delta_5 - \delta_5')] - \delta_5^T H_5(\delta_5 - \delta_5') \quad (20) \end{aligned}$$

여기서 H 는 Lyapunov 방정식에 의하여 주어진다.

$$M = -[Q_1 Q_2] Z = [Q_1 Q_2] \epsilon = Q_1 E + Q_2 E \quad (21)$$

여기서 $\epsilon_m = 0$, (I) 과 $z = -\epsilon$ 이다. 또한 적용오차 $\epsilon(t)$ 가 전 \mathbb{R}^+ 으로 사라지게 하기 위해서는 함수 V 가 E 에 관하여 음으로 정의되어야 한다.

이러한 조건에 충하여 유도된 저응제어(adaptation law)은 다음과 같이 표현된다.

$$\begin{aligned} K_A &= a_1 M + a_2 \frac{d}{dt} M \\ P_p &= b_1 [\mathbf{M} E^T] + b_2 \frac{d}{dt} [\mathbf{M} E^T] \\ P_V &= c_1 [\mathbf{M} E^T] + c_2 \frac{d}{dt} [\mathbf{M} E^T] \\ P_C &= \alpha_1 [\mathbf{M} q_d^T] + \alpha_2 \frac{d}{dt} [\mathbf{M} q_d^T] \\ P_B &= \beta_1 [\mathbf{M} q_d^T] + \beta_2 \frac{d}{dt} [\mathbf{M} q_d^T] \\ P_A &= \gamma_1 [\mathbf{M} \dot{q}_d^T] + \gamma_2 \frac{d}{dt} [\mathbf{M} \dot{q}_d^T] \quad (22) \end{aligned}$$

여기서, $a, b, c, \alpha, \beta, \gamma$ 는 양(positive)의 스칼라 계인이고, $M(t)$ 는 다음 식으로 정의되는 가중치 오차벡터($n \times 1$)이다.

$$M(t) = Q_1 E(t) + Q_2 E(t) = W_2 S_2 E(t) + W_1 S_1 E(t) \quad (23)$$

식(24)에서, Q_1, Q_2 는 설정된 Lyapunov 방정식의 해를 나타내고, 가중치행렬 $W_P = \text{diag}(W_P)$ 및 $W_V = \text{diag}(W_V)$ 는 위치 및 속도오차의 상대적인 중요성을 반영하기 위하여 선제자에 의해 결정된다. 그러므로 요구되는 보조신호 및 제어기의 계인이 다음과 같이 표현된다.

$$K_A(t) = K_A(0) - a_2 M(t) + a_1 \int_0^t M(\tau) d\tau \quad (24)$$

$$P_p(t) = P_p(0) + b_2 M(t) E^T(t) - b_1 \int_0^t M(\tau) E^T(\tau) d\tau \quad (25)$$

$$P_V(t) = P_V(0) + c_2 M(t) \dot{E}^T(t) + c_1 \int_0^t M(\tau) \dot{E}^T(\tau) d\tau \quad (26)$$

$$P_C(t) = P_C(0) + \alpha_2 M(t) q_d^T(t) - \alpha_1 \int_0^t M(\tau) q_d^T(\tau) d\tau \quad (27)$$

$$P_B(t) = P_B(0) + \beta_2 M(t) \dot{q}_d^T(t) + \beta_1 \int_0^t M(\tau) \dot{q}_d^T(\tau) d\tau \quad (28)$$

$$P_A(t) = P_A(0) + \gamma_2 M(t) \ddot{q}_d^T(t) + \gamma_1 \int_0^t M(\tau) \ddot{q}_d^T(\tau) d\tau \quad (29)$$

식 (24)-(29)로부터 적용제어식은 다음과 같이 기술된다.

$$\begin{aligned} \tau(t) &= K_A(t) + P_p(t) E(t) + P_V(t) \dot{E}(t) \\ &+ P_C(t) q_d(t) + P_B(t) \dot{q}_d(t) + P_A(t) \ddot{q}_d(t) \quad (30) \end{aligned}$$

그린데 식 (24)-(30)의 적용법칙 및 식 (20)의 적용동작은 식 (11)의 애니플레이터의 동적모델보다는 주로 $q(t)$ 및 $q_d(t)$ 를 통하여 관측된 애니플레이터의 성능에 기초를 두고 있다는 것을 알 수 있다. 또한 식 (28)의 기준모델은 단지 식 (23)의 가중치 오차에만 영향을 받는다는 사실을 알 수 있다.

식 (23)-(24)으로부터 보조신호 $F(t)$ 는 다음과 같이 표현될 수 있다.

$$\begin{aligned} K_A(t) &= K_A(0) - a_2 [Q_1 E(t) + Q_2 E(t)] \\ &+ \int_0^t a_1 [Q_1 E(\tau) + Q_2 E(\tau)] d\tau \end{aligned}$$

그리므로, 위의 식을 재정리하면 다음과 같이 표현된다.

$$\begin{aligned} K_A(t) &= K_A(0) + [a_2 Q_2 - a_1 Q_1] E(t) - [a_2 Q_3] \dot{E}(t) \\ &- [a_2 Q_3] \int_0^t E(\tau) d\tau \quad (31) \end{aligned}$$

여기서, 보조신호 $F(t)$ 는 위치추적오차 $E(t)$ 에 의해서 유도되는 PID 및 백제어기의 의해 생성됨을 알 수 있다. 그러므로, 식(31)의 적용제어식에서 $K_A(t)$ 는 다음과 같은 제어동작을 만드는 식 (31)의 PID제어동작으로 대체될 수 있다.

$$\begin{aligned} r &= K_A(0) + P_A(t) \int_0^t E(t) dt + P_E(t) E(t) + P_V(t) V(t) \\ &\quad + P_d(t) q_d(t) + P_h(t) \dot{q}_d(t) + P_A(t) \dot{q}_d(t) \end{aligned} \quad (32)$$

이기자 $P_p = P_p + \alpha_2 Q_2 + \alpha_3 Q_3$, $P_v = P_v + \alpha_2 Q_2$ 그리고 $P_i = \alpha_1 Q_2$ (\Rightarrow PID 퍼아드백 세이기개인이며, $K_0 = K_A(0)$ 는 전문정의 초기조건을 나타낸다.

3. 세이 상동 실험

3.1 스카라 로보트 동특성 해석

스카라 로보트의 기본구조는 Fig. 2에서 보는 바와 같이 3개의 회전관절(revolution joint)과 1개의 명칭관절(translational joint)으로 이루어졌다.

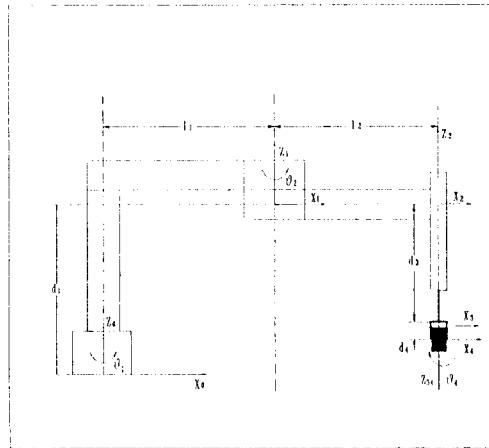


Fig. 2 Coordinates frame of SCARA robot

Table 1. The parameter of SCARA robot.

Joint	θ_i	a_i	d_i
1	θ_1	0	l_1
2	θ_2	0	l_2
3	0	180°	0
4	θ_4	0	0
			d_4

각기의 관절 도포크 방정식은 다음과 같다.

$$H_{11} \ddot{\theta}_1 + H_{12} \ddot{\theta}_2 + H_{13} \ddot{\theta}_3 + V_{m11} \dot{\theta}_1 \dot{\theta}_2$$

$$+ V_{m12} \dot{\theta}_1 \dot{\theta}_2^2 + f_1 \dot{\theta}_1 + k_1 \operatorname{sgn}(\dot{\theta}_1) = r_1$$

$$+ H_{21} \ddot{\theta}_1 + H_{22} \ddot{\theta}_2 + H_{23} \ddot{\theta}_3 + V_{m21} \dot{\theta}_1 \dot{\theta}_2$$

$$+ V_{m22} \dot{\theta}_1 \dot{\theta}_2 + f_2 \dot{\theta}_2 + k_2 \operatorname{sgn}(\dot{\theta}_2) = r_2$$

$$H_{31} \ddot{\theta}_3 + G_3 \dot{\theta}_3 + k_3 \operatorname{sgn}(\dot{\theta}_3) = r_3$$

$$H_{41} \ddot{\theta}_4 + H_{42} \ddot{\theta}_2 + H_{43} \ddot{\theta}_3 + f_4 \dot{\theta}_4 + k_4 \operatorname{sgn}(\dot{\theta}_4) = r_4$$

$$H_{11} = m_1 \dot{F}_{\theta_1}^2 + I_1 + m_2 (\dot{F}_{\theta_1} + \dot{F}_{\theta_2} + 2I_2 l_2 \cos \theta_2) + I_2 \\ + (m_3 + m_4)(\dot{F}_{\theta_1} + \dot{F}_{\theta_2} + 2I_2 l_2 \cos \theta_2) + I_4$$

$$H_{12} = m_2 (\dot{F}_{\theta_2} + 2I_2 l_2 \cos \theta_2) + I_2 \\ + (m_3 + m_4)(\dot{F}_{\theta_2} + 2I_2 l_2 \cos \theta_2) + I_4$$

$$H_{22} = m_2 \dot{F}_{\theta_2}^2 + I_2 + m_3 \dot{F}_{\theta_2}^2 + m_4 \dot{F}_{\theta_2}^2 + I_4$$

$$H_{31} = H_{41} = H_{32} = H_{42} = -I_4$$

$$H_{33} = m_3 + m_4$$

$$H_{43} = H_{31} = H_{21} = H_{32} = H_{42} = H_{33} = H_{43} = 0$$

$$\begin{aligned} V_{m112} &= -2m_2 l_1 l_2 \sin \theta_2 \cdot 2(m_3 + m_4) l_1 l_2 \sin \theta_2 \\ V_{m112} &= -m_2 l_1 l_2 \sin \theta_2 - (m_3 + m_4) l_1 l_2 \sin \theta_2 \\ V_{m212} &= m_2 l_1 l_2 \sin \theta_2 + (m_3 + m_4) l_1 l_2 \sin \theta_2 \\ V_{m212} &= -0.5(m_2 l_1 l_2 \sin \theta_2 \cdot 2(m_3 + m_4) l_1 l_2 \sin \theta_2) \end{aligned}$$

$$G_1 = G_2 = G_4 = 0$$

$$G_3 = -g(m_3 + m_4)$$

$f(\dot{\theta}_i)$: 질점 마찰력

$\operatorname{sgn}(\dot{\theta}_i)$: 첫 번째 마찰력

θ_i : 1번쨰 축 링크의 회전각도

d_i : 3번쨰 축 링크운동의 범위

m_i : i번쨰 링크의 질량

I_i : i번쨰 링크의 감자

I_a : i번쨰의 좌표에서 1번쨰 링크의 중심까지 거리

J_i : i번쨰 링크의 회전 관성모멘트

3.2 신형장치의 구성

제이기의 전체 제이기는 INTEL 80486 프로세서를 기반으로 하고 real-time OS 사용하여 제이기의 주변기기를 동시에 제어하도록 하고 있다. 본 선형에서 사용한 Joint 제이기의 CPU는 TI사의 DSP TMS320C31을 채용하였다. Fig. 3은 TMS320C3x를 나타내는 구조로서 TMS320C31은 33MHz clock으로 동작하고 1 instruction 수행시간이 60ns에 이르는 32bit 고속 CPU로, 이를 보대로 1ms의 셀룰링 time으로 프로그램을 실행하도록 하였다.

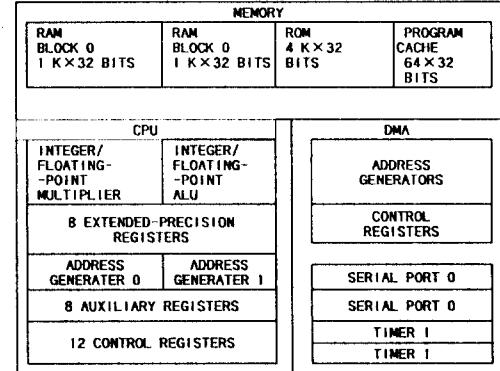


Fig. 3. The Block Diagram of TMS320C3x.

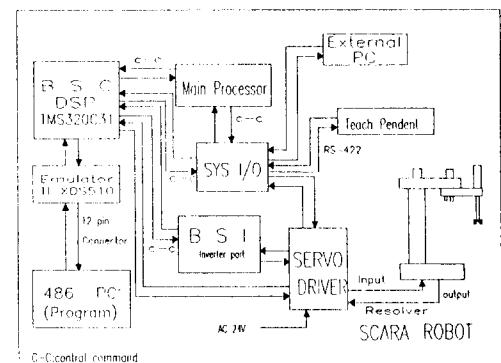


Fig. 4. The block diagram of control system

Fig. 4는 제이기의 전체 구조를 나타내는 것으로, 전체 제이기의 구성은

power supply, servo BSI, noise filter 및 각각의 역할을 수행하는 보드들로 구성되어 있다. 이들 보드들은 main board, system I/O board, user I/O board, BSC(bus interfaced servo controller) board 등으로 구성되어 있으며, 모두 back plan board에 부착되어 있다.

이들 보드의 기능을 보면, main board는 셰어기의 기능을 수행하는 CPU가 위치하는 곳으로 IBM 80486DX-33 프로세서를 채용하고, 추가로 ROM(2MB)과 backup-8 SRAM(512KB)로 구성되어 있어서, system booting, robot 구동, 파라메타 backup, motion 계산, BSC에 ROBOT 구동 명령지령등을 수행한다. system I/O board는 셰어기의 기본적인 I/O을 담당하는 곳으로써, ROBOT동작에 필요한 대부분의 신호를 주고 받으며 teaching pendant 및 외부의 PC와 main board간의 interface를 하고, 비상정지, ROBOT limit sensor검출등의 일을 한다. BSC(bus interfaced servo controller) board는 2축제어용 Servo drive로써 연결된 main으로부터 16ms 이동량을 입력 받아 interpolation을 수행하여 1ms 위치지령을 내부의 위치 셰어기에 인가한 후 모터로부터 엔코더 신호 입력을 받아 위치를 검출하고 제어를 수행한 후 계산 결과를 BSI(bus interfaced servo inverter)에서 PWM신호를 출력하도록 한다. 따라서 BSC에서는 TMS320C31에서 가지고 있는 4개의 interrupt 입력 port를 모두 사용하고 있다.

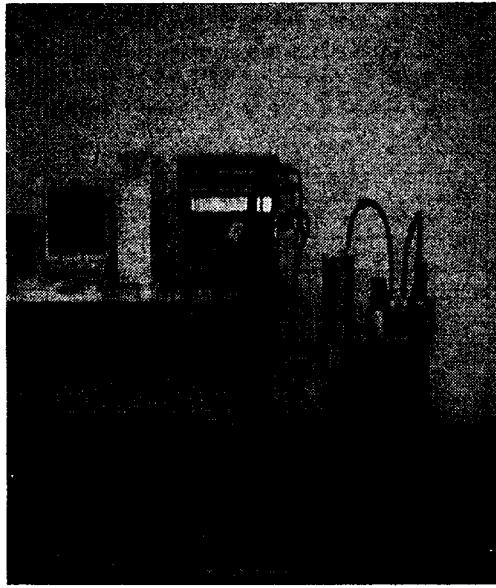


Fig. 5 Experiment set-up

BSI(bus interfaced servo inverter)는 BSC와 20 pin으로 연결되어 있고, 임축액이 12bit인 A/D, D/A 회로등으로 구성되어 있어서 모터를 구동하기 위한 PWM 출력과, 기타 주변 장치를 구동하기 위한 port가 배정되어 있어 직접적으로 ROBOT의 모터를 구동하는 부분이다. 그리고, 이들 장치간의 통신은 주제어기가 주(host)가 되어 시작하며 BSC등 나머지는 종(slave)이 되어 명령을 수행한다.

TMS320c3x으로 구현한 제어 프로그램을 실험하기 위해, TI XDS510에 플레이터를 TMS320c31 CPU 프로세서(BSC)와 486 PC의 사이에 설치하여, 두축을 동시에 제어하면서 실험 할 수 있게 하였다.

3.3 실험 방법 및 결과

실제된 디지털 적용제어기의 성능 실험을 위하여 스카라 로보트의 각 관절에 대한 위치 및 속도, 추종제어 성능 실험을 수행하였다. 각 관절 제어기는 디지털 신호 처리기(digital signal processor)인 TMS320C31을 사용한 관절 제어기를 살펴 하였으며, 제어 알고리즘으로는 직접 개발한 TMS320C3x의 어셈블리 S/W를 사용하였다.

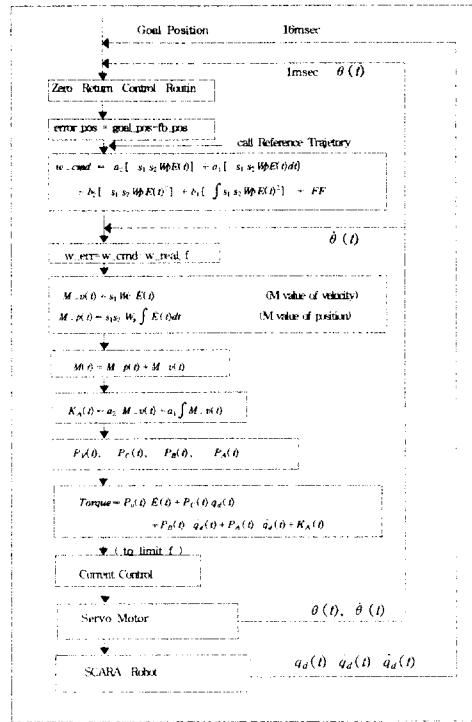


Fig. 6 Flow chart of adaptive control using TMS320C3x assembler

Fig. 6는 개방형 적용제어 이센셜리 알고리즘의 순서도를 나타내고 있다. 개방형 어센블리 프로그램은 16ms마다 goal position를 받아, 1ms마다 interpolation 하여 위치 우프로 보내도록 구성되었으며, 속도 우프와 위치 우프를 구별하여, 설정한 속도 및 위치 피드백을 적절히 이용하게 하도록 하였다. 또한 속도 부분은 제한을 두어 모터에 충격이 가지 않도록 하였으며, 기준 모델 우프는 둑금 서커 두고 물려서 사용하도록 하였다.

설정에 사용한 KUBUS(쿠스카타형 모터)는 FAKA SMD 모듈을 이용하였다. 각 관절의 감속기로는 1축과 2축은 하모니드라이브, 3축과 4축은 불스류유우를 보시, 각각 감속비가 1축과 2축은 50 대 1, 3축과 4축은 각각은 45 대 1과 12 대 1로 되어 있다. 출력되는 pulse는 모터 1회전당 8192 pulse로 되고, 최고속도는 1축에서 4축 모두 3000rpm로 운행되고 있고 속도 피드 백이 ±1229 pulse 일때 ±3000rpm를 나타내고 있다. 또한, 토크는 1536 pulse 일때 모터 정격 출력의 300% 토크를 발생 시키게 되어 있어 제한하도록 구성되어 있다.

본 실험에서 적용하여 사용한 에뮬레이터는 TI XDS510 으로 486 PC와 통신하도록 하여, 실험된 data를 각각 1축과 2축, 3축과 4축 별로 동시에 두축의 data를 2ms마다 메모리 순환 저장방식으로 저장하고, 이를 intel hex object format file로 전환하여 10진수로 데이터를 분석 할 수 있도록 하였다. FARA로보트의 관절제어기에 적용제어알고리즘을 적용한 TMS320C3x 어센블리 프로그램을 구현하고, 실제 실험을 통하여 FARA로보트의 1축과 2축, 3축과 4축에 대한 각각의 속도 및 위치 채시 측정 성능에 대한 적용제어의 성능을 입증하였다. 실험수행은 무부하 및 무부하중의 증가에 대해 각 관절의 위치 및 속도 추종성능에 대해 실험하여 그 결과를 분석한뒤, 이를 바탕으로, 공간좌표상에서 부하하중 (2kg)상태로 직접 알파벳 R자형에 대한 대모 실험을 수행하였다.

실험 결과의 데이터는 2 msec 간격으로 2초 동안 순환 방식으로 각 관절에 분할 한정되어 저장되도록 하여, 동시에 각각 1관절과 2관절, 3관절과 4관절로 두개관절씩 각각 저장된 데이터를 공간좌표상에서 시간에 기준한 기준궤적과 실제궤적간의 직선 거리 (dR), 선명된 지점에서의 X

축에 기준한 Y축의 기준궤적과 실제궤적간의 애러(dY) 및 공간 좌표상의 각도 애러(J_{err})에 대해서 PID 제어기의 결과와 비교 분석 하였다.

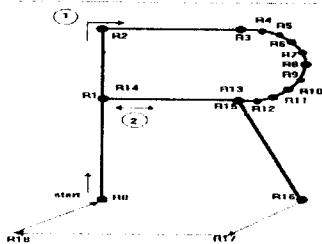


Fig. 7 Dernd of alphabet 'R' at Cartesian Space.

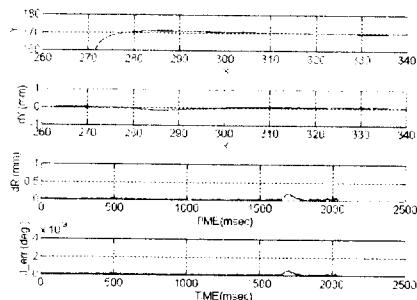


Fig. 8 The experimental results for position trajectory tracking of point ① at Cartesian Space with 2 kg payload.

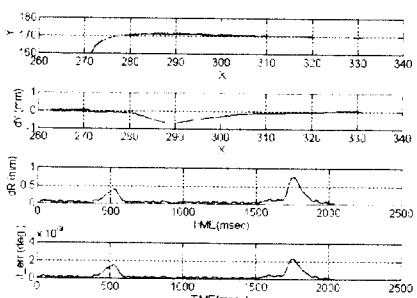


Fig. 9 The experimental results of PID controller for position trajectory tracking of point ① at Cartesian space with 2 kg payload.

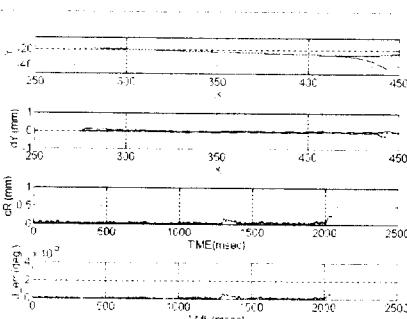


Fig. 10 The experimental results for position trajectory tracking of point ② at Cartesian Space with 2 kg payload.

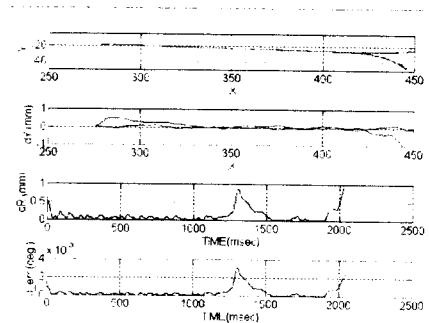


Fig. 11 The experimental results of PID controller for position trajectory tracking of point ② at Cartesian Space with 2 kg payload.

4. 결 론

본 연구에서는 조립용 로보트인 스카라 로보트의 실증 실증 결과를 위하여 디지털 신호처리기인 TMS320C3x를 이용한 디지털 제어기를 설계하고 실험을 통하여 부하하중 변동 및 기준궤적변동의 다양한 조언 조건에 대한 제어성능을 입증하였다.

제안된 직용제어시스템의 특징은 제작주제성능을 향상시키기 위한 저용파이드포워드 제어신호 및 보조신호를 이용하여 제어시스템은 단지 직접 이용되는 실제시스템이나 기준궤적에서 포함된 정보만을 사용하므로 적용동작의 계산이 특히 단순하고 매우 빠른것이 특징이다. 이러한 특징은 제안된 제어시스템이 큰 샘플링율을 사용하여 로보트 매니퓰레이터의 오프라인 및 온라인 제어의 실행에 적합한 제어구조라 할 수 있다. 따라서, 제안된 직용제어시스템은 다관절 로보트 매니퓰레이터와 같이 시스템이 복잡하여 동작상태의 물리적인 파라미터가 정확하게 측정될 수 없거나 혹은 부하 질량이 실질적으로 매우 많이 변화되는 경우에서도 실시간 제어가 가능한 제어방법이라 할 수 있다.

참고문헌

- [1] R.Paul, " Modelling, Trajectory Calculation and Servoing of a Computer Controlled Arm," Stanford Artificial Intelligence Laboratory A.I.Memo.177, 1972.
- [2] B.R.Markiewicz, " Analysis of a Computed Torque Drive Method and Comparison with Conventional Position Servo for a Computer Controlled Manipulator," Technical Memorandum 33-601, Jet Propulsion Laboratory, 1973.
- [3] A.K.Bezczy, " Robot Arm Dynamics and Control," Technical Memorandum 33-669, Jet Propulsion Laboratory, 1974.
- [4] S.Dubowsky and D.T.DesForges, " The Application of Model Reference Adaptation Control to Robot Manipulators," ASME J.Dyn.Syst., Syst., Meas., Contr., Vol. 101, pp. 193-200, 1979.
- [5] I.D.Landau and B.Courtial, " Design of Multivariable Adaptive Model Following Control System," Automatica, Vol.10, pp.483-494, Pergamon Press, 1974.
- [6] P.C.Parks, " Lyapunov Redesign of Model Reference Adaptive Control Systems," IEEE Trans. Auto. Contr., Vol. AC-11, No.3, pp.362-367, July 1966.
- [7] H.Seraji, " An Approach to Multivariable Control of Manipulator," ASME J. Dyn. Syst., Meas., Contr., Vol.109, pp.485-493, 1987.
- [8] S.Dubowsky and T.N.Gardner, " Dynamic Interaction of Links Elasticity and Clearance Connection in Planar Mechanical System," ASME J. Eng., Industry, pp.652-661, May 1975.