

Corso di Laurea Magistrale INGEGNERIA ROBOTICA E DELL'AUTOMAZIONE

Corso di Robotica Modulo di Controllo dei Robot

Tavole Applicative

Docente:

Prof. Antonio BICCHI

Prof. Giorgio GRIOLI

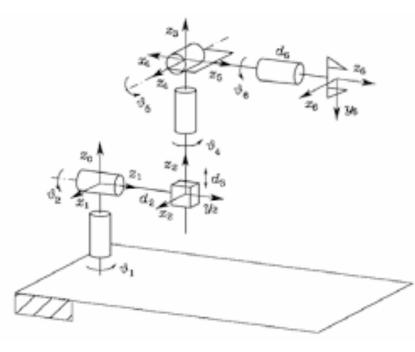
Studente:

Arianna GASPARRI

Indice:

- Manipolatore di Stanford
 - Controllore PD con compensazione di Gravità
 - Controllore Computed Torque
 - Controllore Adaptive Computed Torque
 - Confronti tra controllori





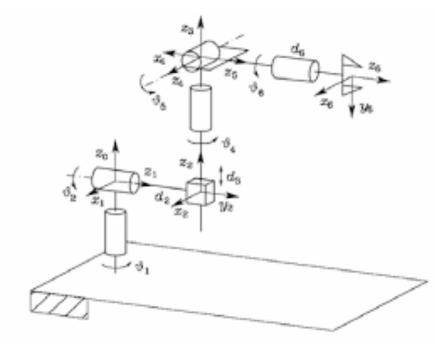
Parametri del manipolatore:

$$m_1 = m_3 = 10 \text{ kg}$$

 $m_2 = 5 \text{ kg}$
 $m_4 = m_6 = 2 \text{ kg}$
 $m_5 = 4 \text{ kg}$

$$d_1 = d_2 = d_6 = 1 \text{ m}$$

 $d_3 = d_4 = d_5 = 0 \text{ m}$



Il manipolatore di Stanford può essere scomposto in un manipolatore sferico, giunti 1, 2, 3, e un polso sferico, giunti 4, 5 e 6.

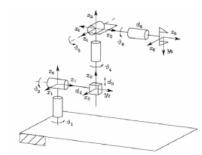
Inoltre i giunti si considerano ideali, privi di elasticità.

Link	a _i	$lpha_{i}$	d _i	$oldsymbol{artheta}_{i}$
1	0	$-\pi/2$	0	$oldsymbol{artheta}_1^*$
2	0	$\pi/2$	d_2	$\boldsymbol{\vartheta}_2^*$
3	0	0	d ₃ *	0
4	0	$-\pi/2$	0	$\boldsymbol{\vartheta}_4{}^{\boldsymbol *}$
5	0	$\pi/2$	0	$\boldsymbol{\vartheta}_5^*$
6	0	0	d_6	$oldsymbol{artheta_6}^{ullet}$

Tabella dei parametri secondo convenzione D-H

CINEMATICA DIRETTA

A partire dalla tabella di D-H è possibile associare a ciascun giunto una terna destrorsa di riferimento e ricavare le matrici di trasformazione tra la terna i e la terna i+1.



Componendo le trasformazioni in assi correnti a partire dalla terna base fino alla terna dell'end-effector, si ottiene una mappa della cinematica diretta che rappresenta la postura dell'organo terminale rispetto alla base.

$$m{T}_6^0 = m{T}_3^0 m{T}_6^3 = egin{bmatrix} m{n}^0 & m{s}^0 & m{a}^0 & m{p}^0 \ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

$$\boldsymbol{r}^{0} = \begin{bmatrix} c_{1}s_{2}d_{3} - s_{1}d_{2} + (c_{1}(c_{2}c_{4}s_{5} + s_{2}c_{5}) - s_{1}s_{4}s_{5})d_{6} \\ s_{1}s_{2}d_{3} + c_{1}d_{2} + (s_{1}(c_{2}c_{4}s_{5} + s_{2}c_{5}) + c_{1}s_{4}s_{5})d_{6} \end{bmatrix}$$

$$\boldsymbol{r}^{0} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{r}^{0} & \boldsymbol{r}^{0} & \boldsymbol{r}^{0} \\ s_{1}s_{2}d_{3} + (-s_{2}c_{4}s_{5} + c_{2}c_{5})d_{6} \end{bmatrix}$$

$$\boldsymbol{r}^{0} = \begin{bmatrix} c_{1}(c_{2}(c_{4}c_{5}c_{6} - s_{4}s_{6}) - s_{2}s_{5}c_{6}) - s_{1}(s_{4}c_{5}c_{6} + c_{4}s_{6}) \\ s_{1}(c_{2}(c_{4}c_{5}c_{6} - s_{4}s_{6}) - s_{2}s_{5}c_{6}) + c_{1}(s_{4}c_{5}c_{6} + c_{4}s_{6}) \\ -s_{2}(c_{4}c_{5}c_{6} - s_{4}s_{6}) - c_{2}s_{5}c_{6} \end{bmatrix}$$

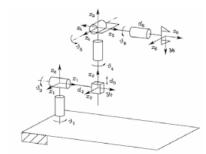
$$\boldsymbol{r}^{0} = \begin{bmatrix} c_{1}(-c_{2}(c_{4}c_{5}c_{6} - s_{4}s_{6}) - s_{2}s_{5}c_{6}) - s_{1}(-s_{4}c_{5}s_{6} + c_{4}s_{6}) \\ -s_{2}(c_{4}c_{5}c_{6} - s_{4}s_{6}) - c_{2}s_{5}c_{6} \end{bmatrix}$$

$$\boldsymbol{r}^{0} = \begin{bmatrix} c_{1}(-c_{2}(c_{4}c_{5}s_{6} + s_{4}c_{6}) + s_{2}s_{5}s_{6}) - s_{1}(-s_{4}c_{5}s_{6} + c_{4}c_{6}) \\ s_{1}(-c_{2}(c_{4}c_{5}s_{6} + s_{4}c_{6}) + s_{2}s_{5}s_{6}) + c_{1}(-s_{4}c_{5}s_{6} + c_{4}c_{6}) \\ s_{2}(c_{4}c_{5}s_{6} + s_{4}c_{6}) + c_{2}s_{5}s_{6} \end{bmatrix}$$

 $m{a}^0 = egin{bmatrix} c_1(c_2c_4s_5 + s_2c_5) - s_1s_4s_5 \ s_1(c_2c_4s_5 + s_2c_5) + c_1s_4s_5 \end{bmatrix}$

DINAMICA DIRETTA:

Il problema della dinamica diretta consiste nel determinare, per $t > t_0$, le accelerazioni dei giunti $\ddot{q}(t)$ (e quindi $\dot{q}(t)$ e q(t)) risultanti dalle date coppie di giunti $\tau(t)$, una volta che le posizioni iniziali $q(t_0)$ e le velocità iniziali $\dot{q}(t_0)$ sono note (stato iniziale del sistema).



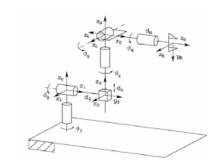
DINAMICA INVERSA:

Il problema della dinamica inversa consiste nel determinare le coppie articolari $\tau(t)$ che sono necessari per generare il movimento specificato dall'accelerazioni $\ddot{q}(t)$, velocità $\dot{q}(t)$ e posizioni q(t).

$$B(q)\ddot{q} + C(q,\dot{q})\dot{q} + G(q) = \underline{\tau}$$

MATRICE DI INERZIA

```
B = (m(1)*(JpG1')*JpG1 + (JgG1')*rG1*I_f(m(1),d(1))*(rG1')*JgG1+...\\ m(2)*(JpG2')*JpG2 + (JgG2')*rG2*I_f(m(2),d(2))*(rG2')*JgG2+...\\ m(3)*(JpG3')*JpG3 + (JgG3')*rG3*I_f(m(3),q(3))*(rG3')*JgG3+...\\ m(4)*(JpG4')*JpG4 + (JgG4')*rG4*I_f(m(4),d(4))*(rG4')*JgG4+...\\ m(5)*(JpG5')*JpG5 + (JgG5')*rG5*I_f(m(5),d(5))*(rG5')*JgG5+...\\ m(6)*(JpG6')*JpG6 + (JgG6')*rG6*I_f(m(6),d(6))*(rG6')*JgG6);
```



MATRICE DELLE FORZE CENTRIFUGHE E DI CORIOLIS

Calcolata mediante i simboli di Christoffel

$$c_{ij} = \sum_{k=1}^{n} c_{ijk} \dot{q}_k$$

$$c_{ijk} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial b_{ij}}{\partial q_k} + \frac{\partial b_{ik}}{\partial q_j} - \frac{\partial b_{jk}}{\partial q_i} \right)$$

MATRICE GRAVITAZIONALE

$$G = -(m(1)*(JpG1')*g0 + m(2)*(JpG2')*g0 + m(3)*(JpG3')*g0 +...$$

 $m(4)*(JpG4')*g0 + m(5)*(JpG5')*g0 + m(6)*(JpG6')*g0);$

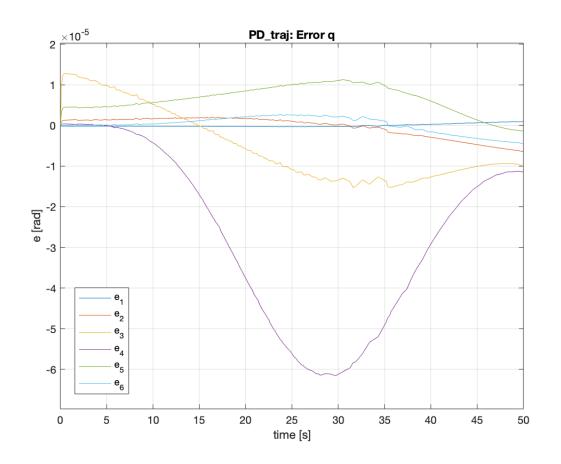
Manipolatore di Stanford Controllore PD con compensazione di Gravità

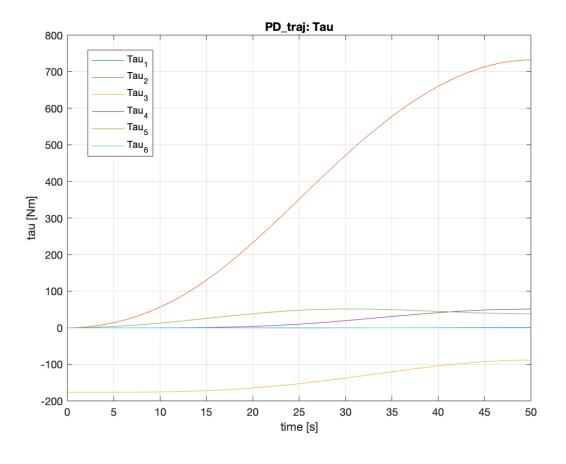
$$\tau = K_p e + K_d \dot{e} + G(q)$$

$$K_p = \begin{bmatrix} 1000000 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 100000 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 10000 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1000 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 10000 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1000 \end{bmatrix}$$

$$K_d = \begin{bmatrix} 10000 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 10000 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1000 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 100 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 1000 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 10 \end{bmatrix}$$

Manipolatore di Stanford Controllore PD con compensazione di Gravità





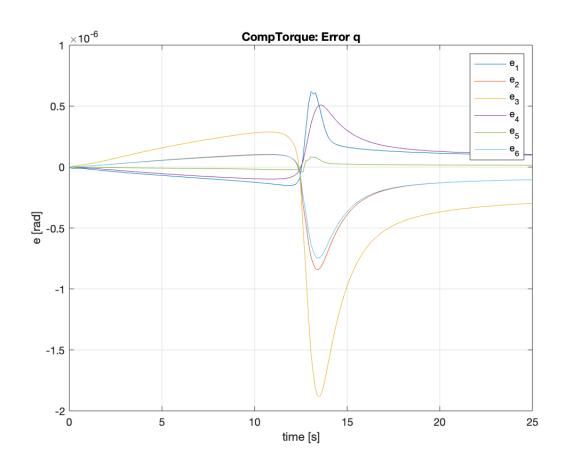
Manipolatore di Stanford Controllore Computed Torque

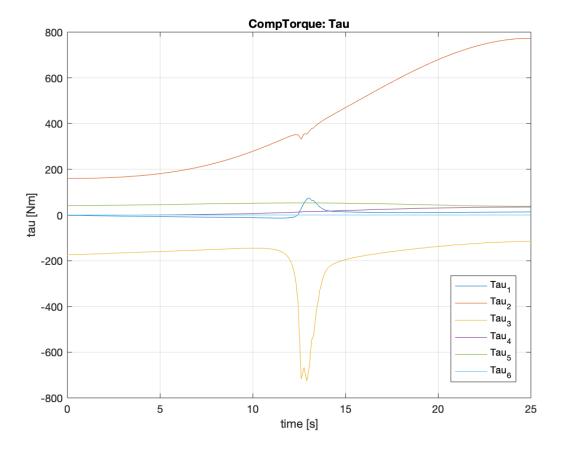
$$\tau = B(q)\ddot{q}_d + C(q,\dot{q})\dot{q} + G(q) + K_p e + K_d \dot{e}$$

$$K_p = \begin{bmatrix} 100000000 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 10000000 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 100000000 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1000000 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 1000000 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1000000 \end{bmatrix}$$

$$K_d = \begin{bmatrix} 10000000 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 10000000 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 100000000 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1000000 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 10000 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 10000 \end{bmatrix}$$

Manipolatore di Stanford Controllore Computed Torque





Manipolatore di Stanford Controllore Adaptive Computed Torque

$$\tau = Y\hat{\pi} + K_d\dot{e} + K_pe$$
$$u_{\pi} = R^{-1}Y^TM^{-T}B^TPx$$

$$K_p = \begin{bmatrix} 1000000 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 100000000 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 100000000 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 10000000 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 100000000 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 100000000 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 100000000 & 0 \end{bmatrix} \qquad A = \begin{bmatrix} 0_6 & I_6 \\ -K_p & -K_d \end{bmatrix} \qquad B = \begin{bmatrix} 0_6 \\ I_6 \end{bmatrix}$$

$$K_d = \begin{bmatrix} 10000 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 100000 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1000000 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 10000 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 1000000 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1000 \end{bmatrix}$$

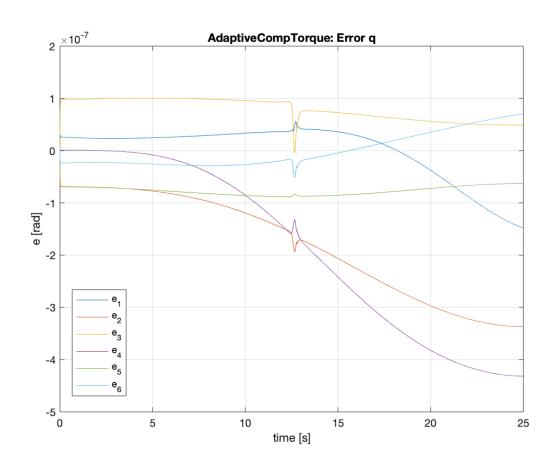
$$A = \begin{bmatrix} 0_6 & I_6 \\ -K_p & -K_d \end{bmatrix} \qquad B = \begin{bmatrix} 0_6 \\ I_6 \end{bmatrix}$$

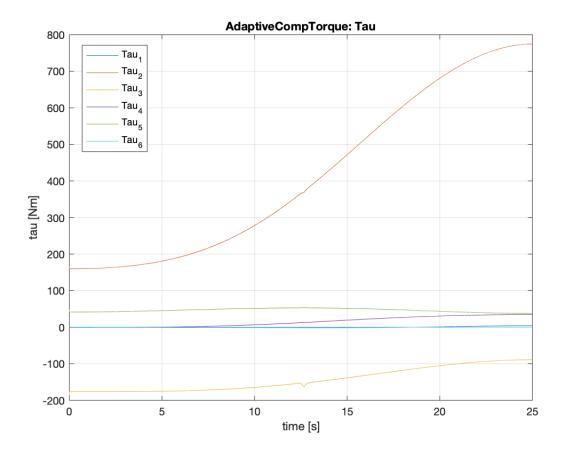
$$R = 10000 * I_2$$

$$Q = 1000 * I_{12}$$

$$A^T P + PA = -Q$$

Manipolatore di Stanford Controllore Adaptive Computed Torque





Manipolatore di Stanford Controllore Adaptive Computed Torque

Il regressore dinamico è stato calcolato estrapolando il parametro m₆ dalle equazioni della dinamica, utilizzando come vettore dei parametri

$$\pi = \begin{bmatrix} m_6 \\ 1 \end{bmatrix}$$

Inizializzando il vettore di parametri dinamici stimati come $\hat{\pi} = \begin{bmatrix} 3 \\ 1 \end{bmatrix}$ il risultato atteso era che il segnale giallo riportato nella figura accanto assumesse valore finale pari a m_6 per effetto della componente adattiva del controllore stesso. Nonostante il tuning delle matrici utilizzate per l'adattamento questo comportamento atteso non si è verificato.

