

HOMEWORK  
**TEORIA DEI SISTEMI e CONTROLLO OTTIMO**  
**Controllo Ottimo LQ del Quadrotor Parrot<sup>®</sup> MAMBO**

**Parte 0: Modello dell'apparato sperimentale**

Realizzare un progetto MATLAB-Simulink che includa

- il modello dinamico *non lineare* del quadrotor Parrot<sup>®</sup> MAMBO,
  - avente come ingressi il modulo del vettore di forza di controllo  $\|\mathbf{f}_c\| = F \in \mathbb{R}$  e il vettore di coppia di controllo  $\boldsymbol{\tau}_c \in \mathbb{R}^3$  e come uscite la posizione  $\mathbf{p} \in \mathbb{R}^3$ , l'orientamento  $\boldsymbol{\delta} \in \mathbb{R}^3$ , la velocità lineare  $\mathbf{v} \in \mathbb{R}^3$  e la velocità angolare  $\boldsymbol{\omega} \in \mathbb{R}^3$  del quadrotor;
  - caratterizzato dai seguenti parametri fisici

```

g = 9.81;           % [m/s^2]   gravity acceleration
m = 0.063;         % [kg]     Parrot Mambo mass
Jx = 0.0582857*1e-03; % [kg*m^2] Parrot Mambo inertia on x-axis
Jy = 0.0716914*1e-03; % [kg*m^2] Parrot Mambo inertia on y-axis
Jz = 0.1*1e-03;    % [kg*m^2] Parrot Mambo inertia on z-axis
J = diag([Jx Jy Jz]); % [kg*m^2] Parrot Mambo inertia matrix
    
```

▷ usare un blocco MATLAB function e esprimere gli angoli in *radianti*.

- il modello *reale* degli attuatori, tenente conto delle saturazioni;

$$F = \begin{cases} F_{max} = 1.2N & F > F_{max} \\ F & F_{min} \leq F \leq F_{max} \\ F_{min} = 0N & F < F_{min} \end{cases} \quad \boldsymbol{\tau}_\bullet = \begin{cases} \tau_{max} = 0.02Nm & \tau_\bullet > \tau_{max} \\ \tau_\bullet & \tau_{min} \leq \tau_\bullet \leq \tau_{max} \\ \tau_{min} = -0.02Nm & \tau_\bullet < \tau_{min} \end{cases}$$

▷ usare dei blocchi Saturation per imporre le saturazioni.

- il controllore in retroazione.

▷ configurare i parametri di simulazione imponendo un fixed-time step di  $T_s = 1ms$ .

**Parte 1: Controllore Ottimo LQ**

**1.1 Prestazioni del controllore ottimo LQ**

Realizzare un controllore ottimo LQ in grado di stabilizzare il quadrotor in *condizione di hovering* in posizione  $\mathbf{p}_r = [0 \ 0 \ 1]^T$  con orientamento  $\boldsymbol{\delta}_r = [0 \ 0 \ 0]^T$  e velocità lineare e angolare nulla, assumendo come condizioni iniziali del quadrotor  $\mathbf{p}_0 = \boldsymbol{\delta}_0 = \mathbf{v}_0 = \boldsymbol{\omega}_0 = \mathbf{0}_{3 \times 1}$ .

Supponendo che l'intero stato del quadrotor sia *accessibile*, si analizzino le prestazioni del controllore LQ in corrispondenza alle seguenti scelte delle matrici  $\mathbf{Q}$  e  $\mathbf{R}$ .

- a.  $\mathbf{Q} = q \cdot \mathbf{I}_{12 \times 12}$  con  $q = 10^{-3}$        $\mathbf{R} = r \cdot \mathbf{I}_{4 \times 4}$  con  $r = 10^{-4}$
- b.  $\mathbf{Q} = q \cdot \mathbf{I}_{12 \times 12}$  con  $q = 10^{-2}$        $\mathbf{R} = r \cdot \mathbf{I}_{4 \times 4}$  con  $r = 10^{-3}$
- c.  $\mathbf{Q} = q \cdot \mathbf{I}_{12 \times 12}$  con  $q = 10^{-2}$        $\mathbf{R} = r \cdot \mathbf{I}_{4 \times 4}$  con  $r = 10^{-6}$
- d.  $\mathbf{Q} = q \cdot \mathbf{I}_{12 \times 12}$  con  $q = 10^{-2}$        $\mathbf{R} = r \cdot \mathbf{I}_{4 \times 4}$  con  $r = 10^2$
- e.  $\mathbf{Q} = \text{diag}(10^0 \cdot \mathbf{I}_{3 \times 3}, \mathbf{0}_{3 \times 3}, 10^{-2} \cdot \mathbf{I}_{3 \times 3}, \mathbf{0}_{3 \times 3})$        $\mathbf{R} = r \cdot \mathbf{I}_{4 \times 4}$  con  $r = 10^0$
- f.  $\mathbf{Q} = \text{diag}(10^{-2} \cdot \mathbf{I}_{3 \times 3}, \mathbf{0}_{3 \times 3}, 10^0 \cdot \mathbf{I}_{3 \times 3}, \mathbf{0}_{3 \times 3})$        $\mathbf{R} = r \cdot \mathbf{I}_{4 \times 4}$  con  $r = 10^0$
- g. [EXTRA]  $\mathbf{Q}, \mathbf{R}$  scelte in modo da ottimizzare ulteriormente le prestazioni.

Nel dettaglio, si richiede di confrontare gli andamenti dei segnali di posizione  $\mathbf{p} \in \mathbb{R}^3$  (e, eventualmente, orientamento  $\delta \in \mathbb{R}^3$ ) rispetto ai riferimenti in ingresso al controllore e gli andamenti dei segnali di controllo  $F \in \mathbb{R}$  (e, eventualmente,  $\tau_c \in \mathbb{R}^3$ ) in uscita dal controllore - e in ingresso alla dinamica del quadrotor.

Le prove vanno effettuate in condizioni di

- i. **attuazione ideale:** considerando il modello *ideale* degli attuatori (privo delle saturazioni),
- ii. **attuazione reale:** considerando il modello *reale* degli attuatori (includendo le saturazioni).

▷ usare la funzione `lqr(F, G, Q, R)` con  $\mathbf{F}, \mathbf{G}$  matrici del sistema linearizzato per calcolare la matrice di retroazione  $\mathbf{K}_\infty^*$  e graficare gli andamenti degli angoli  $(\phi, \theta, \psi)$  esprimendoli in *gradi*.

▷ configurare i parametri di simulazione imponendo un `Stop time` di  $T_f = 30s$ .

## 1.2 Confronto con controllore PID

Assumendo che l'intero stato del quadrotor sia accessibile e considerando il modello *reale* degli attuatori, realizzare un controllore PID in grado di stabilizzare il quadrotor in *condizione di hovering* in posizione  $\mathbf{p}_r = [0 \ 0 \ 1]^T$  con orientamento  $\delta_r = [0 \ 0 \ 0]^T$  e velocità lineare e angolare nulla, a partire dalla condizione iniziale  $\mathbf{p}_0 = \delta_0 = \mathbf{v}_0 = \boldsymbol{\omega}_0 = \mathbf{0}_{3 \times 1}$ .

Confrontare le prestazioni del controllore PID progettato con le prestazioni del miglior controllore ottimo LQ, eseguendo le prove in condizioni di *attuazione reale*. Si noti che il tuning dei parametri del controllore PID va eseguito in modo tale da confrontare i due regolatori in termini di sforzo di controllo/prestazioni dinamiche a parità di prestazioni dinamiche/sforzo di controllo.

## 1.3 Validazione del controllore ottimo LQ in ambiente virtuale

Testare nel framework Simulink Parrot<sup>®</sup> Mambo (progetto `mambo_idealsensing`) le prestazioni del miglior controllore ottimo LQ.

Confrontare i risultati ottenuti in ambiente virtuale con le prove eseguite precedentemente in condizioni di *attuazione reale*.

▷ per aprire il progetto `mambo4coa_idealsensing` è necessario aver installato MATLAB 2021b possibilmente aggiornato all'Update 2 (Add-Ons > Manage Add-Ons > Updates) o MATLAB 2022a, Simulink, Simulink Support Package for Parrot Minidrones, Aerospace Blockset Aerospace Toolbox, Control System Toolbox, Signal Processing Toolbox, Simulink 3-D Animation (Add-Ons > Get Add-Ons). Il progetto si apre cliccando due volte sul file `.prj`. Prima di utilizzare lo schema Simulink contenuto nel progetto è necessario inizializzare la matrice di retroazione nel workspace di MATLAB: per calcolare la matrice  $\mathbf{K}_\infty^*$  usare la funzione `lqr(F_bar, G, Q, R)` con  $\bar{\mathbf{F}}$  tale che  $\bar{\mathbf{F}}_{32} = -\mathbf{F}_{32}$ .