

# Προσομοίωση και Μοντελοποίηση Δυναμικών Συστημάτων

## Εργασία 2

Εκτίμηση Άγνωστων Παραμέτρων - Μέθοδοι Πραγματικού Χρόνου  
Μέθοδος Κλίσης, Μέθοδος Lyapunov

9 Απριλίου 2025

### Θέμα 1 (5 μονάδες)

Θεωρήστε το σύστημα μάζας-ελατηρίου-αποσβεστήρα με εξωτερική δύναμη, η εξίσωση του οποίου δίνεται από την σχέση:

$$m\ddot{x}(t) + b\dot{x}(t) + kx(t) = u(t), \quad (1)$$

όπου  $x(t)$  [m] η μετατόπιση,  $m > 0$  η μάζα,  $b > 0$  ένας σταθερός συντελεστής απόσβεσης,  $k > 0$  η σταθερά του ελατηρίου, και  $u(t)$  η εξωτερική δύναμη. Θεωρήστε για τα πειράματά σας ότι  $m = 1.315$ ,  $b = 0.225$  και  $k = 0.725$ . Θεωρήστε επίσης πως οι καταστάσεις  $x(t)$ ,  $\dot{x}(t)$  και η είσοδος  $u(t)$  είναι μετρήσιμα.

α) Να σχεδιάσετε εκτιμητή πραγματικού χρόνου των άγνωστων παραμέτρων  $m$ ,  $b$  και  $k$  με τη μέθοδο κλίσης θεωρώντας i)  $u(t) = 2.5$  και ii)  $u(t) = 2.5 \sin(t)$ ,  $\forall t \geq 0$ . Να εκτελέσετε διάστημα προσομοίωσης 20 [sec] με κατάλληλο βήμα ολοκλήρωσης για ακριβή αποτελέσματα, και να δημιουργήσετε τις γραφικές παραστάσεις των  $x(t)$ ,  $\hat{x}(t)$  και της διαφοράς  $e_x(t) = x(t) - \hat{x}(t)$ , καθώς και των εκτιμήσεων  $\hat{m}(t)$ ,  $\hat{b}(t)$  και  $\hat{k}(t)$  των  $m$ ,  $b$  και  $k$ , αντίστοιχα. Να σχολιάσετε τα αποτελέσματα.

β) Για το ίδιο πρόβλημα να σχεδιάσετε εκτιμητή πραγματικού χρόνου των άγνωστων παραμέτρων i) παράλληλης δομής και ii) μεικτής δομής με τη μέθοδο Lyapunov θεωρώντας  $u(t) = 2.5 \sin(t)$ ,  $\forall t \geq 0$ . Να δημιουργήσετε τις γραφικές παραστάσεις των  $x(t)$ ,  $\hat{x}(t)$  και της διαφοράς  $e_x(t) = x(t) - \hat{x}(t)$ , καθώς και των εκτιμήσεων  $\hat{m}(t)$ ,  $\hat{b}(t)$  και  $\hat{k}(t)$  των  $m$ ,  $b$  και  $k$ , αντίστοιχα. Να σχολιάσετε τα αποτελέσματα.

γ) Να επαναλάβετε τη διαδικασία του ερωτήματος (β) θεωρώντας ότι η έξοδος  $x(t)$  μετριέται με θόρυβο  $\eta(t) = \eta_0 \sin(2\pi f_0 t)$ ,  $\forall t \geq 0$ , με  $\eta_0 = 0.25$  και  $f_0 = 20$ . Να συγκριθούν τα αποτελέσματα με και χωρίς θόρυβο. Να μελετηθεί η επίδραση της μεταβολής του πλάτους  $\eta_0$  του θορύβου στην ακρίβεια των εκτιμώμενων παραμέτρων. Να δημιουργηθούν γραφήματα που να δείχνουν το σφάλμα εκτίμησης των παραμέτρων σε συνάρτηση με το πλάτος του θορύβου.

## Θέμα 2 (5 μονάδες)

Θεωρήστε το μη-γραμμικό σύστημα της γωνίας κύλισης (roll angle) ενός αεροσκάφους με ροπή εισόδου, η εξίσωση του οποίου δίνεται από την σχέση:

$$\ddot{r}(t) = -a_1\dot{r}(t) - a_2\sin(r(t)) + a_3\dot{r}^2(t)\sin(2r(t)) + bu(t) + d(t), \quad (2)$$

όπου  $r(t)$  [rad] η γωνία roll,  $a_i > 0$ ,  $i = 1, 2, 3$ , και  $b > 0$  σταθερές, άγνωστες παράμετροι,  $u(t)$  η είσοδος ελέγχου και  $d(t)$  εξωτερικές διαταραχές. Ο στόχος ελέγχου είναι η ρύθμιση της γωνίας  $r(t)$  από την αρχική τιμή  $r(0) = 0$  στην επιθυμητή τιμή  $\bar{r}_d = \frac{\pi}{10}$ , και η επιστροφή πάλι σε μηδενική γωνία. Προτείνεται η δημιουργία μιας ομαλής τροχιάς αναφοράς  $r_d(t)$  που να προδιαγράφει τον παραπάνω στόχο ( $r_d(t) : 0 \rightarrow \bar{r}_d \rightarrow 0$ ), σε βάθος χρόνου 20 [sec]. Θεωρήστε για τα πειράματά σας ότι  $a_1 = 1.315$ ,  $a_2 = 0.725$ ,  $a_3 = 0.225$  και  $b = 1.175$ .

α) Να υλοποιήσετε έναν ελεγκτή ανάδρασης  $u(t) = u(r(t), \dot{r}(t))$  για την επίτευξη του στόχου ελέγχου όταν  $d(t) = 0$ , και προσομοιώστε την απόκριση του συστήματος κλειστού βρόχου<sup>1</sup>. Να δημιουργηθεί γράφημα της γωνίας  $r(t)$  παράλληλα με την επιθυμητή γωνία  $r_d(t)$ .

β) Θεωρήστε πως οι καταστάσεις  $r(t)$ ,  $\dot{r}(t)$  καθώς και η είσοδος  $u(t)$  είναι μετρήσιμα και πως οι μη-γραμμικές συναρτήσεις του (2) είναι γνωστές. Να σχεδιαστεί εκτιμητής πραγματικού χρόνου των άγνωστων παραμέτρων με τη μέθοδο Lyapunov με  $d(t) = 0$ . Δημιουργήστε τις γραφικές παραστάσεις των  $r(t)$ ,  $\hat{r}(t)$  και της διαφοράς  $e_r(t) = r(t) - \hat{r}(t)$ , καθώς και των εκτιμήσεων των άγνωστων παραμέτρων, αντίστοιχα. Να σχολιάσετε τα αποτελέσματα.

γ) Να επαναλάβετε την διαδικασία του ερωτήματος (β) θεωρώντας εξωτερικές διαταραχές  $d(t) = 0.15\sin(0.5t)$ ,  $\forall t \geq 0$ . Να μελετηθεί η επίδραση της εισαγωγής των εξωτερικών διαταραχών στην ακρίβεια των εκτιμώμενων παραμέτρων.

<sup>1</sup>Σημείωση: Ένας προτεινόμενος ελεγκτής ανάδρασης είναι ο παρακάτω:

$$z_1(t) = \frac{r(t) - r_d(t)}{\phi(t)}, \quad \alpha(t) = -k_1 T(z_1(t)), \quad (3a)$$

$$z_2(t) = \frac{\dot{r}(t) - \alpha(t)}{\rho}, \quad u(t) = -k_2 T(z_2(t)), \quad (3b)$$

όπου  $\phi(t) = (\phi_0 - \phi_\infty)e^{-\lambda t} + \phi_\infty$ , με παραμέτρους  $\phi_0 > \phi_\infty > 0$ ,  $\lambda > 0$ ,  $\phi_0 \gg |r(0) - r_d(0)|$ , και  $T(z) = \ln\left(\frac{1+z}{1-z}\right)$ . Επίσης  $\rho \gg |\dot{r}(0) - \alpha(0)|$  και  $k_1 > 0$ ,  $k_2 > 0$  κέρδη ελεύθερης επιλογής. Για επιβεβαίωση της ορθής υλοποίησης παρατηρήστε ότι  $|r(t) - r_d(t)| < \phi(t)$  και  $|\dot{r}(t) - \alpha(t)| < \rho$ ,  $\forall t \geq 0$ . Παρατηρήστε επίσης πως για  $\phi_\infty \downarrow$  βελτιώνεται η ακρίβεια παρακολούθησης της επιθυμητής τροχιάς  $r_d(t)$ .

## Σημειώσεις

- Να παραδώσετε: (i) αναφορά (pdf) στην οποία θα καταγράψετε όλα τα αποτελέσματα συνοδευόμενα από τις όποιες παρατηρήσεις/συμπεράσματα, (ii) όλους του κώδικες (m-files) που αναπτύξατε.
- Να ανεβάσετε στο elearning ένα συμπιεσμένο αρχείο με ονομασία: 'Lastname\_Firstname\_AEM\_lab02'.
- Προθεσμία υποβολής: έως και Παρασκευή 02/05/25.