

# Instituto Superior Técnico Controlo LEEC

# Controlo de velocidade de um motor $\mid$ 2º Laboratório

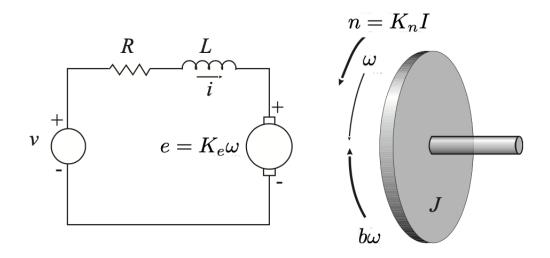
*Grupo:* **25** 

Alunos:

Afonso Brito Caiado Alemão | 96135 Inês Isabel Ferreira Fernandes | 96231 Rui Pedro Canário Daniel | 96317

Docente:

Professor Carlos Filipe Gomes Bispo



26 de junho de 2022

### Conteúdo

	Introdução	1
2	Modulação Dinâmica	1
	2.1	1
3	Identificação do Sistema	<b>2</b>
	3.1	2
	3.2	2
	3.3	3
	3.4	3
	3.5	4
4	Loop Shaping Control Design	4
	4.1	4
	4.2	5
	4.3	6
	4.4	6
	4.5	6
	4.6	8
<b>5</b>	Conclusão	8
6	Bibliografia	8

## 1 Introdução

O objetivo deste laboratório consiste em modelar, identificar e desenvolver um controlador baseado em retroação capaz de controlar a velocidade de um motor DC com uma carga de engrenagem. Será então necessário identificar e validar experimentalmente os parâmetros do modelo tendo por base a resposta do sistema ao degrau unitário e a resposta em frequência. Pretendemos projetar o controlador de velocidade de acordo com um conjunto de especificações, utilizando técnicas de *loopshaping*. Após isto, temos com objetivo testar o controlador em simulação assegurando que as especificações são satisfeitas e, por fim, implementar o controlador na prática e avaliar o seu desempenho.

## 2 Modulação Dinâmica

Servindo como introdução para o resto do trabalho laboratorial, pretende-se primeiramente compreender o funcionamento do motor DC descrito no enunciado. Começamos por descrever o seu comportamento através de um modelo simplificado, definindo a sua função transferência e os seus parâmetros.

## 2.1

Pretendemos demonstrar que o modelo dinâmico simplificado do motor é dado por um sistema de 1ª ordem com a função de transferência da equação 1.

$$G(s) = \frac{\Omega(s)}{V(s)} = k_0 \cdot \frac{a}{s+a} \tag{1}$$

Sendo  $\Omega(s)$  e V(s) as transformadas de Laplace de  $\omega(t)$  e v(t), respetivamente, é então possível escrever expressões para  $k_0$  e para a em função de J, b, R,  $K_e$  e  $K_n$ .

Considerando que  $R \gg L$ , podemos utilizar a aproximação na equação (2) do enunciado. Desta forma, podemos obter que o movimento de rotação do eixo do motor é dado pela equação 2.

$$J\dot{w}(t) = -bw(t) + K_n \left(\frac{v(t) - K_e w(t)}{R}\right) \tag{2}$$
 Deste modo, desenvolveu-se a equação anterior e aplicou-se a transformada de Laplace (para  $w(0^-) = 0$ ) obtendo-se assim

Deste modo, desenvolveu-se a equação anterior e aplicou-se a transformada de Laplace (para  $w(0^-) = 0$ ) obtendo-se assim a equação 3.

$$s\Omega(s) + \Omega(s)\frac{1}{J}\Big[b + \frac{K_nK_e}{R}\Big] = \frac{K_n}{RJ}V(s) \tag{3}$$
 Tendo agora uma equação dependente apenas de  $J,\,b,\,R,\,K_e$  e  $K_n$ , torna-se possível determinar  $G(s)$  em função destes

Tendo agora uma equação dependente apenas de J, b, R,  $K_e$  e  $K_n$ , torna-se possível determinar G(s) em função destes parâmetros, permitindo relacioná-los com  $k_0$  e com a. Desta forma, fica demonstrado que o modelo dinâmico simplificado do motor é dado por um sistema de  $1^a$  ordem com a função de transferência da equação 1.

$$G(s) = \frac{\Omega(s)}{V(s)} = \frac{\frac{K_n}{RJ}}{s + \frac{b}{I} + \frac{K_n K_e}{RJ}} = k_0 \cdot \frac{a}{s + a}$$

$$\tag{4}$$

Obteve-se assim as seguintes expressões para  $k_0$  e a:

$$k_0 = \frac{K_n}{Rb + K_n K_e} \tag{5}$$

$$a = \frac{1}{J} \left( b + \frac{K_n K_e}{R} \right) \tag{6}$$

#### 3 Identificação do Sistema

Pretende-se, experimentalmente, identificar e validar os parâmetros do sistema de primeira ordem, analisando, por isso, a resposta quando se aplica à entrada do sistema um escalão unitário e a resposta em frequência do sistema. Tal como foi dito anteriormente na análise do motor DC, é possível medir, a partir do taquímetro, a velocidade angular do motor,  $\omega(t)$ , sendo este sistema descrito pela função de transferência:

 $G(s) = k_0 \cdot \frac{a}{s+a}$ (7)

#### 3.1

Primeiramente, recorreu-se ao cálculo da resposta ao degrau unitário da função de transferência G(s). Deste modo, sendo Y(s) a transformada de Laplace da resposta do sistema, e sabendo que a transformada de Laplace de u(t), U(s), é igual a  $\frac{1}{2}$ , temos que:

> $Y(s) = \frac{1}{s} \cdot \frac{k_0 \cdot a}{s+a} \cdot = \frac{A}{s} + \frac{B}{s+a}$ (8)

É possível calcular  $A \in B$  da seguinte forma:

$$A = \lim_{s \to 0} s \cdot Y(s) = \lim_{s \to 0} k_0 \cdot \frac{a}{s+a} = k_0$$

$$B = \lim_{s \to -a} (s+a) \cdot Y(s) = \lim_{s \to -a} k_0 \cdot \frac{a}{s} = -k_0$$
(9)

$$B = \lim_{s \to -a} (s+a) \cdot Y(s) = \lim_{s \to -a} k_0 \cdot \frac{a}{s} = -k_0 \tag{10}$$

De onde resulta a seguinte expressão:

$$Y(s) = k_0 \cdot (\frac{1}{s} - \frac{1}{s+a})$$
 (11)  
Sabendo que  $\omega(t) = y(t)$ , de seguida, com vista à obtenção da resposta ao escalão unitário no domínio do tempo, aplicou-se

a transformada de Laplace inversa:

$$\omega(t) = k_0 \cdot (1 - e^{-at}) \cdot u(t) \tag{12}$$

Recorrendo à equação 12, é possível calcular a velocidade angular do motor em regime estacionário,  $\omega(t\to\infty)$ , e no instante de tempo  $t = \frac{1}{a}$ , que corresponde à constante de tempo  $\tau$  do sistema.

$$\omega(t \to +\infty) = \lim_{t \to +\infty} k_0 \cdot (1 - e^{-at}) = k_0 \tag{13}$$

$$\omega\left(t \to \frac{1}{a}\right) = k_0 \cdot (1 - e^{-1}) \approx 0,63212 \cdot k_0 \tag{14}$$

É assim evidente pelo resultado da equação 13 que o valor de  $k_0$  deverá ser aproximadamente igual ao valor de  $\omega(t)$  para valores de t elevados. Por exemplo, podemos considerar suficientemente elevado o instante  $t = \frac{5}{a}$ , para o qual  $\omega(t) \approx 0,993 \cdot k_0$ .

Partindo da equação 14, uma possível forma de determinar o valor de a seria procurar o instante de tempo, para o qual  $\omega(t) = 0,63212 \cdot k_0.$ 

#### 3.2

Uma outra forma de determinar os parâmetros  $k_0$  e a seria a partir da análise em frequência, analisando o diagrama de Bode do sistema com função de transferência G(s).

Tendo em conta que o sistema é de primeira ordem e que o seu único polo é igual a -a, podemos então assumir que na representação da magnitude do seu diagrama de Bode assintótico, a partir do momento em que  $\omega$  atinge o valor de a, existirá um decaimento de 20 dB por década.

Para além disso, podemos obter o ganho estático, G(0), pela equação 15.

$$G(0) = k_0 \tag{15}$$

Desta forma, é possível esboçar o diagrama de Bode assintótico do sistema: figura 1. A preto representamos o diagrama de Bode assintótico e a rosa representamos um esboço do diagrama de Bode real do sistema.

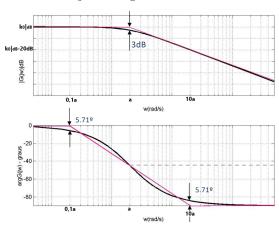


Figura 1: Diagrama de Bode assintótico do sistema (preto) e esboço do diagrama de Bode real do sistema (rosa).

Dito isto, o valor de  $k_0$  poderá ser obtido através da obtenção da resposta do sistema em baixa frequência pela equação 15. De modo a obter o valor de a, dever-se-á adotar uma estratégia na qual se efetua a interseção das assíntotas de baixa e de alta frequência do diagrama de Bode assintótico de magnitude. A primeira destas retas (baixa frequência) corresponde a uma assíntota horizontal de magnitude igual a  $k_{0_{dB}}$ . A segunda reta (alta frequência) deve ser obtida através duma regressão linear dos valores obtidos para altas frequências (comparativamente com  $\omega = a$ ).

#### 3.3

Recorrendo ao modelo Simulink disponibilizado no laboratório, aplicámos à entrada do sistema, um degrau de amplitude 1V com a transição em t=1s e registámos o gráfico das respostas medida e simulada, durante 5s, sendo que cada um destes foi gerado através de 5001 amostras.

Para a simulação utilizámos os valores  $k_0 \approx 1,3754$  e  $a \approx 66,6667$ , cujo cálculo irá ser detalhado de seguida.

Apresentamos na figura 2 estas respostas do sistema, que representam a evolução da velocidade angular do eixo do motor,  $\omega(t)$ .



Figura 2: Resposta do sistema a um degrau de amplitude 1 V, com transição em 1 s.

Através da resposta medida, podemos obter estimativas para os valores dos parâmetros  $k_0$  e de a da função de transferência G(s).

Recorrendo à equação 13, verificamos que podemos obter uma estimativa do  $k_0$ , sendo este aproximadamente igual à resposta medida num instante após o período de transição. Analisando a figura, é evidente que para  $t \approx 5s$ , a resposta já ultrapassou este período transitório, apresentando-se com pequenas oscilações (ruído) em torno de um ponto de equilíbrio constante.

Desta forma, tendo em vista a obtenção de  $k_0$ , considerámos a sua estimativa igual à média aritmética das últimas 100 amostras obtidas para a resposta medida, de modo a tentar desprezar o efeito do ruído. Obtemos  $k_0 \approx 1,3754$ .

Tendo em vista a obtenção da constante a, calculou-se o instante em que a resposta medida atinge pelo menos 63,212% da sua amplitude final, através da equação 14. Assim obtemos a constante de tempo do sistema de  $1^{\underline{a}}$  ordem,  $\tau \approx 0,0150s$ . Desta forma, obtemos  $a \approx 66,6667$ .

Podemos verificar que os gráficos obtidos experimentalmente e por simulação são extremamente semelhantes, possuindo o comportamento típico de um sistema de  $1^{\underline{a}}$  ordem. A diferença entre estes consiste na existência de ruído na medição da resposta experimental.

O código utilizado para gerar os gráficos e para a obtenção de  $k_0$  e de a encontra-se no ficheiro  $ex3\_3.m$  e o workspace utilizado no ficheiro  $ex3\_3.mat$ .

### 3.4

Recorrendo ao modelo Simulink disponibilizado no laboratório, aplicámos à entrada do sistema um sinal sinusoidal com amplitude 0,5V e obtemos a sua resposta experimental e de simulação para um conjunto de frequências entre [a/10,5a], dentro das possibilidades do modelo.

Apresentamos, na tabela 1, cada frequência utilizada para o sinal sinusoidal de entrada, as amplitudes medidas do sinal de saída e o ganho correspondente ao sistema em dB.

Para as frequências que permitem a obtenção de um sinal de saída com pelo menos seis períodos, registámos como amplitude de saída o valor da média das primeiras cinco amplitudes máximas da resposta, sendo que ignorámos a primeira amplitude máxima, visto que esta medição pode ser afetada pelo facto de o sistema estar no seu arranque. Caso contrário, registámos como amplitude de saída o valor da média das amostras disponíveis das amplitudes máximas da resposta.

$\omega_{entrada}(rad/s)$	Amplitude de saída $(V)$	Ganho(dB)
1,151	0,6184	1,85
2,695	0,61355	1,78
5,031	0,6087	1,71
7,055	0,5941	1,50
10,83	0,5844	1,35
14,41	0,5795	1,28
17,41	0,5795	1,28
25,39	0,5503	0,83
38,04	0,5016	0,03
54,04	0,4441	-1,03
85,05	0,3798	-2,39
94,76	0,3847	-2,28
125	0,21995	-7,13
250	0,1229	-12,19

Tabela 1: Resposta ao sistema para uma entrada sinusoidal de amplitude 0,5V para diferentes  $\omega_{entrada}$ 

Apresentamos, como exemplo, os gráficos da resposta do sistema, experimental (medida) e simulada, para as velocidades angulares da tensão de entrada iguais a  $\{2,695;54,04\}$  rad/s.

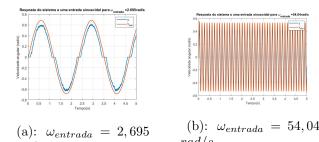


Figura 3: Resposta ao sistema para uma entrada sinusoidal de amplitude 0,5V para diferentes  $\omega_{entrada}$ .

Ao comparar os resultados experimentais e de simulação, verificamos que a frequência da resposta é igual para ambos. Em relação às amplitudes, verifica-se que a amplitude do sinal medido é ligeiramente inferior à de simulação, o que se deve à existência de distorção do crossover.

O código utilizado para gerar os gráficos da figura 3 e para calcular as primeiras 6 (ou menos) amplitudes máximas do sinal de saída encontra-se no ficheiro ex3\_4.m. Os workspaces utilizados para as situações da figura 3 encontram-se nos ficheiros  $ex3\_4-w2\_695.mat e ex3\_4-w54\_04.mat.$ 

3.5

Através dos dados da tabela 1, traçamos o diagrama de Bode de magnitude obtido experimentalmente para o sistema em estudo, na figura 4(b).

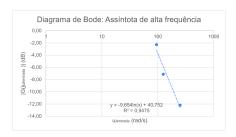
Podemos considerar que a assíntota de baixa frequência é horizontal e constante, correspondendo a

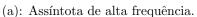
$$\lim_{\omega_{entrada} \to 0} |G(j\omega_{entrada})|_{dB} = k_{0_{dB}}$$
 (16)  
Logo experimentalmente podemos aproximar esta assíntota por uma assíntota horizontal de magnitude  $|G(j\omega_{low})|_{dB}$ , sendo

 $\omega_{low}=1,151rad/s$  a menor frequência utilizada: ( $|G(j1,151)|_{dB}\approx1,85dB\approx1,237$ ). Desta forma, temos uma aproximação do ganho de baixa frequência, sendo este igual a  $k_{0_{experimental}} \approx 1,237$ , sendo que face ao  $k_{0_{teórico}}$  obtido na alínea 3.1, este valor apresenta um erro percentual igual a 10%, que se deve à existência de distorção de crossover.

Em relação à assíntota de alta frequência, teoricamente esta irá encontrar-se a decrescer ( $20 \, dB/d\acute{e}cada$ ) a partir de  $(\omega_c = a_{experimental})$ . Tendo em vista a obtenção desta reta, realizámos uma representação gráfica com linha de tendência logarítmica utilizando os pontos da tabela 1 cuja  $\omega_{entrada} > 1, 4a$ . Assim, obtemos a equação no gráfico da figura 4(a).

Assinalamos ambas as assíntotas e o seu ponto de interseção na figura 4(b).







(b): Assíntotas de alta e baixa frequência.

Figura 4: Diagrama de magnitude de Bode obtido experimentalmente.

Teoricamente, a frequência de corte  $\omega_c$  encontra-se na interseção das assíntotas, logo neste caso obtém-se  $\omega_c = a_{experimental}$  $=56,2563 \ rad/s$ , sendo que face a  $a_{te\acute{o}rico}$  obtido na alínea 3.1, este valor apresenta um erro percentual igual a 16%. De facto, verifica-se que  $|G(ja_{experimental})| = k_{0_{experimental}} - 3dB$ , o que era esperado, pois |G(ja)| = |G(j0)| - 3dB. O código utilizado para gerar os gráficos da figura 4 encontra-se no ficheiro ex3\_5.m.

## Loop Shaping Control Design

Iremos agora detalhar o procedimento adotado e os resultados obtidos para a projeção realizada para um controlador de retroação, sendo que utilizámos loop shaping, testámos e validámos experimentalmente o sistema.

4.1

Considerando o sistema de cadeia fechada representado na figura 3 do enunciado, temos que a função de transferência do controlador é dada pela equação 17.

$$K(s) = \frac{k_1(s+z)}{sz} \tag{17}$$

 $K(s) = \frac{k_1(s+z)}{sz}$  Temos como objetivo obter valores para os parâmetros  $k_1 \in \mathbb{R}^+$  e  $z \in \mathbb{R}^+$ , tal que o sistema em cadeia fechada seja estável e satisfaça os seguintes requisitos:

i) Erro estático nulo. ii) Margem de ganho  $GM \ge 20 \ dB$ . iii) Margem de fase  $PM \ge 80^{\circ}$ . iv)  $|K(j\omega)G(j\omega)|_{dB} < -10 \ dB$ , para  $\omega > 10a$ .

De modo a verificar que a primeira condição é sempre satisfeita para o nosso sistema, aplicámos o teorema do valor final:

$$e(+\infty) = \lim_{s \to 0} sE(s) = \lim_{s \to 0} s \frac{R(s)}{1 + G(s)K(s)} = \lim_{s \to 0} \frac{1}{1 + G(s)K(s)} = 0$$
 (18) Sabendo que  $k_1 > 0$ , ao analisar os possíveis valores para  $z$ , vemos que existem 3 possíveis situações para a posição de  $z$ 

no sistema: a) 0 < z < a. b) z = a. c) z > a.

Ao traçar um diagrama  $root\ locus$  em função de  $k_1$  genérico para cada um dos sistema, representados na figura 5, retiramos algumas conclusões.

Como temos que  $k_1 > 0$ , para todas as situações temos a impossibilidade de existirem pólos do sistema em cadeia fechada no semiplano complexo direito, logo o sistema é sempre estável.

O sistema b) é bastante difícil de obter no mundo real, devido à adversidade que provém de tentar que o pólo -a e o zero -z do sistema em cadeia aberta sejam iguais.

Com o auxílio do ControlSystemDesigner, verificámos que tanto para o sistema a), como para o sistema b) não existem quaisquer oscilações na reposta ao degrau unitário, ao contrário do que acontece para o caso c).

Apesar disto, para o caso c), é possível obter valores satisfatórios para o tempo de estabelecimento e para o tempo de pico da resposta ao degrau unitário, sendo que estes conseguem ser obtidos para uma posição dos pólos complexos conjugados do sistema em cadeia fechada entre a e 2a, para um determinado  $k_1$ .

Para atingir estes valores nos sistemas a) e b) seria necessário arrastar o pólo do sistema em cadeia fechada para valores de ordem bastante superior e para valores de  $k_1$  superiores aos usados no caso c). Desta forma, decidimos escolher a opção c) para a nossa implementação.

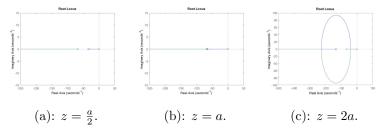
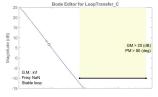
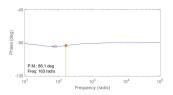


Figura 5: Root locus do sistema para diferentes valores de za

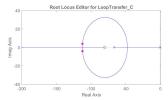
Utilizámos o ControlSystemDesigner para projetar um controlador que satisfaça os restantes requisitos ii), iii) e iv) (figura 6). Em primeiro lugar, colocámos z numa posição em que garantidamente sejam satisfeitos os requisitos ii) e iii) para qualquer valor de  $k_1 > 0$ . Selecionámos z = 80. Por fim, escolhemos um valor de  $k_1$  que garante valores de tempo de estabelecimento e de tempo de pico satisfatórios, isto é, valores baixos, de forma a garantir rapidez de resposta do sistema. Para além disto, também assegurámos que a sobreelevação existente é baixa. Obtemos então para  $k_1 = 138$ ,  $GM = +\infty$ ,  $PM = 86, 1^{\circ}$ ,  $t_s(2\%) = 0,0184s$ e  $t_p = 0,0307s$ , com sobreelevação de 1,3%.



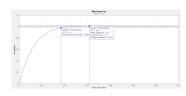
(a): Diagrama de Bode de magnitude do sistema em cadeia aberta.



(b): Diagrama de Bode de fase do sistema em cadeia aberta.



(c): Diagrama root locus para o sistema.



(d): Resposta ao step para sistema em cadeia fechada.

Figura 6: Resultados obtidos no ControlSystemDesigner para  $k_1 = 138$  e z = 80.

4.2

Nesta alínea iremos estudar o efeito de limitação da energia do sinal de atuação por parte do requisito iv). Ao analisar o diagrama de blocos do sistema, é possível relacionar as transformadas de Laplace do sinal de atuação U(s) e do sinal de referência R(s), através da equação 19.

$$\frac{U(s)}{R(s)} = \frac{G(s)K(s)}{1 + G(s)K(s)} \frac{1}{G(s)}$$
(19)

A condição iv) aplica uma técnica para limitar sinais de atuaçã

$$|K(j\omega)G(j\omega)| < \epsilon_l, \omega > k\omega_p, \omega_p = a, k = 10 > 1, \epsilon_l = -10dB$$
(20)

Sendo  $\phi_x(\omega)$  a densidade espetral de um sinal x, para o sistema em análise é obtida a equação 21.

$$\phi_u(\omega) = \phi_r(\omega) \left| \frac{U(j\omega)}{R(j\omega)} \right|^2 \tag{21}$$

Logo, podemos obter a energia do sinal de atuação, pela expressão 25

$$Energia^{2}(u) = \int_{0}^{+\infty} \phi_{r}(\omega) \left| \frac{U(j\omega)}{R(j\omega)} \right|^{2} d\omega$$
 (22)

Por simplicidade, iremos considerar  $\epsilon_l \ll 1$ , apesar desta ser uma aproximação grosseira. Desta forma, podemos considerar a aproximação seguinte.

$$\frac{G(s)K(s)}{1+G(s)K(s)}\approx G(s)K(s) \tag{23} \label{eq:23}$$
 Obtemos então uma expressão aproximada para a energia do sinal de atuação, na equação 24.

$$Energia^{2}(u) \approx \int_{0}^{+\infty} \phi_{r}(\omega) |K(j\omega)|^{2} d\omega < \int_{0}^{+\infty} \phi_{r}(\omega) \left| \frac{\epsilon_{l}}{G(j\omega)} \right|^{2} d\omega$$
 (24)

Pelo diagrama de Bode de  $G(j\omega)$ , verificamos que  $|G(j\omega)| < \epsilon_q$  para  $\omega > 10a$ , sendo  $\epsilon_q \in \mathbb{R}^+$ . Desta forma, para  $\omega > 10a$ , sendo  $|G(j\omega)|$  limitado e sendo  $|G(j\omega)K(j\omega)|$  limitado, então  $|K(j\omega)|$  também será limitado. Assim, fica comprovado que a energia do sinal de atuação é limitada pela aplicação da condição iv): estamos a garantir que a atuação não vai ter valores excessivamente elevados, permanecendo dentro dos limites de atuação do sistema.

#### 4.3

Iremos agora considerar que existe um atraso temporal  $\tau$  na transmissão de informação entre o controlador K(s) e o sistema G(s). Este atraso é traduzido por  $e^{-s\tau}$  do domínio da frequência. Desta forma, o diagrama de Bode da função de transferência do sistema em cadeia aberta irá ser modificado, sendo obtidas as equações 25 e 26.

$$|K(j\omega)G(j\omega)|_{\tau} = |K(j\omega)G(j\omega)| \tag{25}$$

$$arg(K(j\omega)G(j\omega))_{\tau} = -\omega\tau + arg(K(j\omega)G(j\omega))$$
(26)

Podemos então concluir que com o aumento de  $\tau$ , a margem de fase diminui, a margem de ganho diminui,  $\omega_{180^{\circ}}$  diminui e  $\omega_{0dB}$  não varia com  $\tau$ . Deste modo, o sistema com atraso apresenta uma menor estabilidade relativa.

A margem de fase do sistema com atraso é dada pela equação 27.

$$PM(\tau) = PM(\tau = 0) - \omega_{0dB}\tau \tag{27}$$

Da alínea 4.1, sabemos que  $PM(\tau = 0) = 86, 1^{\circ} \approx 1,5027 \ rad$ . Da expressão 25, obtemos  $\omega_{0dB} = 163,0801 \ rad/s$ . Deste modo, tendo em vista obter um sistema em cadeia fechada estável, é necessário restringir  $\tau$  a um intervalo de valores que garantem esta estabilidade, que é dado pela condição PM > 0. Chegamos então à equação 28.

$$0 < \tau < \frac{PM(\tau = 0)}{\omega_{0dB}} \iff 0 < \tau < 9,2147ms. \tag{28}$$

Desta forma, ao aumentar  $PM(\tau = 0)$ , estamos a aumentar o intervalo de valores toleráveis para  $\tau$  que garantem a estabilidade do sistema. Por outro lado, ao diminuir  $\omega_{0dB}$  de  $K(j\omega)G(j\omega)$ , também estamos a aumentar o intervalo de valores toleráveis para  $\tau$  que garantem a estabilidade do sistema.

#### 4.4

Ao longo desta e das próximas questões recorremos ao ficheiro ex4.m. Os workspace utilizado encontra-se no ficheiro  $ex4_4-z-80-k1-138-tau-0.mat$ .

Durante a sessão de laboratório, testámos o comportamento do sistema para os parâmetros  $k_1 = 138$  e z = 80, obtidos na projeção do controlador. Obtemos a resposta do sistema experimental e simulada, sendo estas representadas na figura 7.

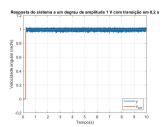


Figura 7: Resposta do sistema a um degrau de amplitude 1 V, com transição em  $0.2~\mathrm{s}.$ 

Podemos verificar que as respostas são extremamente semelhantes, sendo que as diferenças consistem na existência de ruído na resposta obtida experimentalmente, e nas aproximações efetuadas durante a modelação do sistema. De facto, o sistema comporta-se de forma estável, como era expectável.

#### 4.5

De seguida, analisámos o efeito da alteração dos parâmetros  $k_1$  e z na resposta ao degrau unitário do sistema em cadeia fechada. Obtemos a resposta do sistema experimental e simulada, para os valores de  $k_1$  e de z indicados na tabela 2, sendo estas representadas na figura 8. Os workspaces utilizados encontram-se nos ficheiros, ex4\_5-z-20-k1-1-tau-0.mat, ex4\_5-z-20-k1-100-tau-0.mat,  $ex4\_5$ -z-20-k1-500-tau-0.mat,  $ex4\_5$ -z-140-k1-1-tau-0.mat,  $ex4\_5$ -z-140-k1-100-tau-0.mat  $ex4\_5$ -z-140-k1-2000tau-0.mat. Na tabela 2 também estão indicados os valores para a margem de fase, a sobreelevação (S%), o tempo de pico  $(t_n)$ e para  $\omega_{0dB}$  obtidos pelo ControlSystemDesigner.

$k_1$	z	$PM(^{\circ})$	S%	$\omega_{0dB}(rad/s)$	$t_p(s)$	E(u)	$E(u_{sim})$
1	140	89,4	0	1,38	>7	0,3816	0,1678
100	140	69,2	7,42	95,4	0,0341	0,5819	0,4332
2000	140	83,8	3,49	1320	0,00439	1,3047	0,8328
1	20	92,8	0	1,38	>4,5	0,3768	0,1622
100	20	95,8	0	454	>0,16	0,6427	0,4752
500	20	91,2	0	2290	>0,004	1,0473	0,7347

Tabela 2: Parâmetros da resposta do sistema ao degrau unitário.

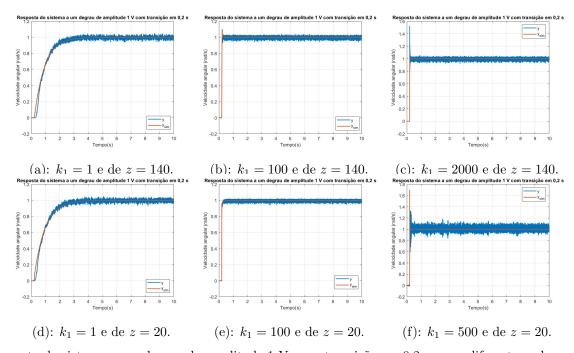


Figura 8: Resposta do sistema a um degrau de amplitude 1 V, com transição em 0.2 s, para diferentes valores de  $k_1$  e de z.

De modo a retirarmos algumas conclusões, testámos o sistema para três possíveis situações: 0 < z < a, z > a e z = a.

Para o primeiro caso, fixámos z=20 e variámos  $k_1$ . Não existe sobreelevação, logo não é possível relacionar S% com PM. À medida que  $k_1$  aumenta, um dos pólos em cadeia fechada desloca-se partindo de 0 em direção a -z, enquanto que o outro pólo parte de -a em direção a  $-\infty$ . Desta forma, o primeiro destes pólos rege a rapidez do sistema, sendo que o tempo de estabelecimento da resposta (tal como o  $t_p$ ) diminui à medida que aumentamos  $k_1$ . Podemos também verificar que à medida que  $k_1$  aumenta,  $\omega_{0dB}$  também aumenta. Assim, um aumento de  $\omega_{0dB}$  vêm acompanhado por uma diminuição de  $t_p$ . Este fenómeno encontra-se representado nas figuras 8(d), 8(e) e 8(f). Também é possível verificar que com o aumento do valor de  $k_1$ , o ruído na resposta do sistema aumenta.

Para o segundo caso, fixámos z = 140 e variámos  $k_1$ .

Numa primeira fase, os pólos em cadeia fechada, à medida que  $k_1$  aumenta, partem da posição dos pólos em cadeia aberta, em direção ao breakaway point  $\approx 16,313$ . Neste caso, não existe sobreelevação, logo não é possível relacionar S% com PM. Para além disso, um aumento de  $k_1$  leva a um aumento de  $\omega_{0dB}$ , que vêm acompanhado por uma diminuição de  $t_p$ .

Numa segunda fase, os pólos em cadeia fechada, à medida que  $k_1$  aumenta, partem do breakaway point  $\approx 16,313$ , em direção ao break-in point  $\approx 635,13$ , descrevendo um percurso que se assemelha a uma circunferência. Neste caso, para  $k_1 \approx 16,313$  até  $k_1 \approx 210$  a sobreelevação é crescente, enquanto que para  $k_1 \approx 210$  até  $k_1 \approx 635,13$  a sobreelevação é decrescente. Por outro lado, para a margem de fase, temos que PM é decrescente de  $k_1 \approx 16,313$  a  $k_1 \approx 101,79$  e é crescente de  $k_1 \approx 101,79$  a  $k_1 \approx 635,13$ . Logo não é possível relacionar PM com S% para este caso. Apenas podemos constatar que: entre  $k_1 \approx 16,313$  e  $k_1 \approx 101,79$ , um aumento de S% vêm acompanhado com uma diminuição de PM; entre  $k_1 \approx 101,79$  e  $k_1 \approx 210$ , um aumento de S% vêm acompanhado com um aumento de PM. Para além disso, um aumento de  $k_1$  leva a um aumento de  $k_2$ , que vêm acompanhado por uma diminuição de  $k_3$ .

Numa terceira fase , os pólos em cadeia fechada, à medida que  $k_1$  aumenta, partem do break-in point  $\approx 635, 13$ , um deles direção a  $+\infty$  e o outro em direção a -z. Neste caso, o aumento de  $k_1$  leva a uma diminuição da sobreelevação da resposta do sistema, e a um aumento de PM. Logo, nesta situação em particular, um aumento de PM vêm acompanhado com uma diminuição de S%. Para além disso, um aumento de  $k_1$  leva a um aumento de  $\omega_{0dB}$ , que, nesta situação pode vir acompanhado por uma diminuição ou por um aumento de  $t_p$ . Por exemplo, para  $k_1 = 940$  obtém-se  $t_p = 0,00751s$ , para  $k_1 = 950$  obtém-se  $t_p = 0,00741s$  e para  $k_1 = 960$  obtém-se  $t_p = 0,00749s$ .

Caso z=a, não existe sobreelevação, logo não é possível relacionar S% com PM. À medida que  $k_1$  aumenta, um dos pólos em cadeia fechada está fixo na posição -z, enquanto que o outro pólo se desloca partindo de 0 em direção a  $-\infty$ . Desta forma, o tempo de estabelecimento da resposta (tal como o  $t_p$ ) diminui à medida que aumentamos  $k_1$ . Podemos também verificar que à medida que  $k_1$  aumenta,  $\omega_{0dB}$  também aumenta. Assim, um aumento de  $\omega_{0dB}$  vêm acompanhado por uma diminuição de  $t_p$ .

Existem duas últimas colunas na tabela 2 dedicadas à apresentação da energia obtida para o sinal de atuação, experimentalmente e em simulação, quando é colocado à entrada uma referência igual a u(t-0,2)-u(t-1), sendo u(t) o degrau unitário. Na figura 9 representamos o sinal de atuação experimental e obtido para a situação  $k_1 = 100$  e de z = 140.

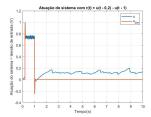


Figura 9: Sinal de atuação experimental e simulado obtido para um sinal de referência igual a u(t-0,2) - u(t-1), sendo u(t) o degrau unitário, para  $k_1 = 100$  e z = 140.

É possível verificar que a energia dos sinais de atuação u e  $u_{sim}$  é limitada, tal como previmos na alínea 4.2, sendo a energia do sinal obtido experimentalmente superior à energia do sinal obtido por simulação. A energia de um sinal x(t) é dada pela equação 29.

$$E_x = \int_{-\infty}^{+\infty} |x(t)|^2 dt \tag{29} \label{eq:29}$$
 Através do código no ficheiro ex4\_energia.m, calculámos a energia dos sinais de atuação que apresentamos na tabela 2.

Através do código no ficheiro  $ex4\_energia.m$ , calculámos a energia dos sinais de atuação que apresentamos na tabela 2. Apenas calculamos o integral da equação 29 até 10s, visto que para t>10s temos que  $u(t)\approx 0$ , apesar de para o sinal obtido experimentalmente podermos observar que o sinal de atuação não se extingue totalmente até t=10s, fenómeno que parece estar relacionado com a existência de ruído. O workspace para o caso da figura 9 encontra-se no ficheiro  $ex4\_5$ -EnergiaLimitadaz-140-k1-100-tau-0.mat

4.6

Nesta secção descrevemos o procedimento de análise do efeito de um atraso temporal na performance do sistema. Utilizando o controlador projetado na alínea 4.1, com  $k_1=138$  e z=80, é possível garantir a estabilidade do sistema para  $0<\tau<9,2147ms$ . Deste modo, testámos o sistema para  $\tau=0,002s$ , e obtemos a resposta experimental e de simulação do sistema com o degrau unitário à sua entrada, durante 10s, representada na figura 10(a).

De facto, podemos confirmar que o sistema apresenta um comportamento estável para este valor de  $\tau$ , sendo as respostas simulada e experimental bastante semelhantes, com exceção de um pico de atuação inicial existente na resposta experimental.

No entanto, este sistema não garante a estabilidade em cadeia fechada para  $\tau = 0,02s$ . Com recurso ao ControlSystemDesigner e à função allmargin() do MATLAB, afinámos os parâmetros  $k_1 = 20$  e z = 80, de modo a alterar os valores de  $\omega_{0dB}$  e de  $PM(\tau = 0)$  tendo em vista aumentar o intervalo de valores toleráveis para  $\tau$  que garantem a estabilidade do sistema. Assim, o sistema em cadeia fechada é estável para  $0 < \tau < 0,0562s$ , intervalo que inclui  $\tau = 0,02s$ .

Desta forma, de modo a garantir que o sistema em cadeia fechada permanece estável para atrasos temporais maiores, tanto o tempo de estabelecimento como o tempo de pico do sistema aumentam. Ou seja, a rapidez de resposta do sistema é sacrificada em prol de uma tolerância do sistema a maiores atrasos temporais, permanecendo este estável em cadeia fechada.

Por último, testámos o sistema para  $k_1 = 20$ , z = 80 e  $\tau = 0,02s$ , e obtemos a resposta experimental e de simulação do sistema com o degrau unitário à sua entrada, durante 10s, representada na figura 10(b), sendo as respostas simulada e experimental bastante semelhantes, com exceção de um pico de atuação inicial existente na resposta experimental, que neste caso é bastante superior ao existente no caso da figura 10(a). A resposta do sistema possui um comportamento estável, tal como era expectável.

Os workspaces utilizados encontram-se nos ficheiros  $ex4\_6-z80-k1-138-tau-0\_002.mat$  e  $ex4\_6-z-80-k1-20-tau-0\_02.mat$ .

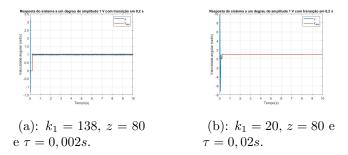


Figura 10: Resposta do sistema a um degrau de amplitude 1 V, com transição em 0,2 s, para um determinado  $k_1$ , z e  $\tau$ .

#### 5 Conclusão

Neste trabalho de laboratório modelámos, identificámos e desenvolvemos um controlador baseado em retroação que consegue controlar a velocidade de um motor DC com uma carga de engrenagem. Para tal, foi necessário identificar e validar experimentalmente os parâmetros do modelo, sendo assim possível cumprir um conjunto de especificações, utilizando técnicas de *loop shaping*. Validámos o funcionamento esperado do controlador através de testagem feita em ambiente de laboratório.

## 6 Bibliografia

- [1] Controlo Slides das Aulas Teóricas 2021/2022, 2º Semestre (LEEC), da professora Rita Cunha;
- [2] 2º Semestre 2021/2022, Controlo, 2º Trabalho de Laboratório, "Speed Control of a DC Motor Laboratory Guide";
- [3] MATLAB, MATLAB R2021a, versão 9.10.0.1739362, 2021;
- [4] Simulink Simulation and Model-Based Design & Control System Designer MathWorks.