第六章:控制系统的稳定性

2022年11月4日

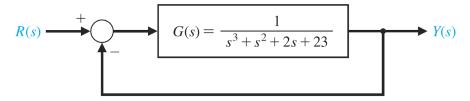
内容安排

- 6.1 稳定性的基本概念
- 6.2 线性系统稳定的充分必要条件
- 6.3 劳斯-赫尔维茨稳定性判据
- 6.4 劳斯-赫尔维茨稳定性判据的应用
- 6.5 MATLAB在稳定性分析中的应用

2022/11/5

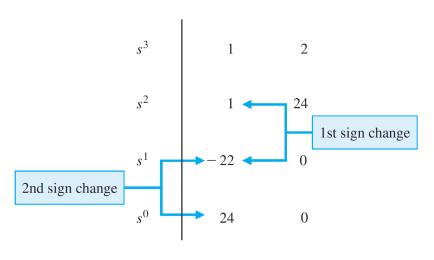
验证基于劳斯判定表的结果

考虑右图所示的闭环控制系统,其闭环传递函数为:

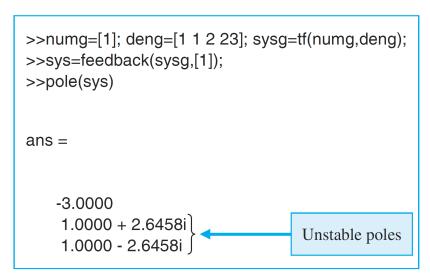


$$T(s) = Y(s)/R(s) = 1/(s^3 + s^2 + 2s + 24)$$

特征方程为: $q(s) = s^3 + s^2 + 2s + 24 = 0$



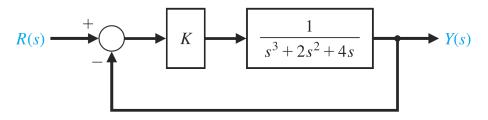
劳斯判定表



利用函数pole求解得到系统的闭环极点

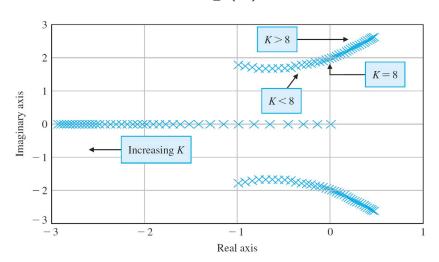
如果特征方程中包含一个可变参数,那么可利用劳斯-赫尔维茨稳定性判据,确定使系统保持稳定的参数取值范围

考虑右图所示的闭环控制系统,其闭环传递函数为:



$$T(s) = Y(s)/R(s) = K/(s^3 + 2s^2 + 4s + 4)$$

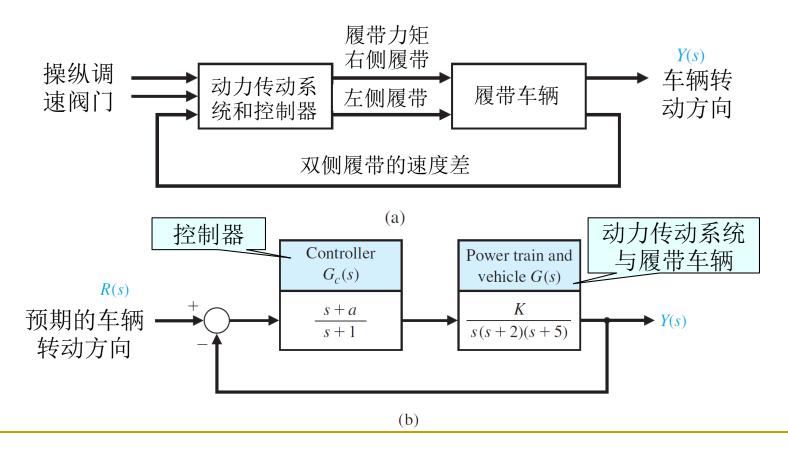
特征方程为: $q(s) = s^3 + 2s^2 + 4s + K = 0$



% This script computes the roots of the characteristic % equation
$$q(s) = s^3 + 2 s^2 + 4 s + K$$
 for $0 < K < 20$ % $K = [0:0.5:20]$; for $i = 1:length(K)$ $q = [1 2 4 K(i)]$; $p(:,i) = roots(q)$; end plot(real(p),imag(p),'x'), grid xlabel('Real axis'), ylabel('Imaginary axis')

当 $0 \le K \le 20$ 时,方程 $q(s) = s^3 + s^2 + 4s + K = 0$ 的根的运动轨迹

例6.10 履带车辆的转向控制系统涉及两个参数的选择问题。图(a)给出了双侧履带车辆转向控制系统的结构图,对应的框图模型如图(b)所示。两侧的履带以不同的速度运行,从而实现车辆的转向。本例的设计目标是为参数K和a选择合适的取值,使系统稳定,并使系统对斜坡输入的稳态误差小于输入信号斜率的24%。



转向控制反馈系统的特征方程为

$$1 + G_c G(s) = 0$$

$$K(s + a)$$

$$1 + \frac{K(s + a)}{s(s + 1)(s + 2)(s + 5)} = 0$$

整理后,可以得到

$$s(s+1)(s+2)(s+5) + K(s+a) = 0$$

展开后,有

$$s^4 + 8s^3 + 17s^2 + (K + 10)s + Ka = 0$$

为了确定参数K和a的取值范围,以使系统保持稳定,构建劳斯判定表如下:

其中,
$$b_3 = \frac{126 - K}{8}$$
$$c_3 = \frac{b_3(K + 10) - 8Ka}{b_3}$$

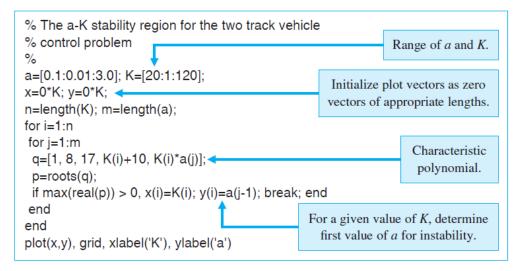
由劳斯-赫尔维茨稳定性判据可知,首列元素必须全部为同号,因此ka、 b_3 和 c_3 都应为正数,故有

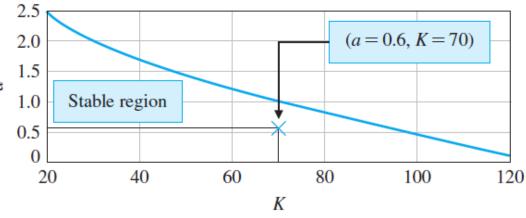
$$K < 126$$
 $Ka > 0$
 $(K + 10)(126 - K) - 64Ka > 0$

由于增益K > 0,因此可将K和 α 的取值范围初步限定为0 < K < 126和 $\alpha > 0$

利用Matlab,针对K的不同取值,分别计算能够保证系统稳定的a的取值

履带车辆转向控制系统中的a-K稳定域





系统对斜坡输入信号r(t) = At, t > 0的稳态误差为

$$e_{\rm ss} = A/K_v$$

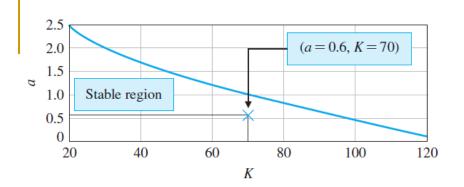
其中, $K_v = \lim_{s \to 0} sG_cG = Ka/10$

于是,系统的稳态误差为 $e_{ss} = \frac{10A}{Ka}$

稳态误差的设计要求为 $e_{ss} < 0.24A$,因此有

$$\frac{10A}{aK} < 0.24A$$
$$aK > 41.67$$

取K = 70和a = 0.6就满足了设计要求



闭环传递函数为

$$T(s) = \frac{70s + 42}{s^4 + 8s^3 + 17s^2 + 80s + 42}$$

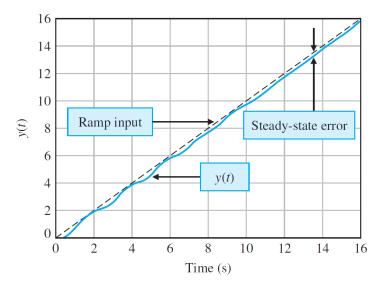
系统的闭环极点

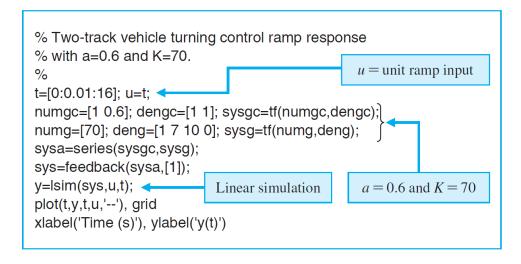
$$s = -7.0767$$

$$s = -7.0767$$
 $s = -0.1726 + 3.1995i$

$$s = -0.5781$$

$$s = -0.1726 - 3.1995i$$





K = 70和 $\alpha = 0.6$ 时,系统的斜坡响应

小结

稳定性是系统的固有属性。

充要条件: 所有极点位于s平面的左半平面。

劳斯-赫尔维茨稳定性判据可以判定系统稳定性。

劳斯-赫尔维茨稳定性判据也可以用于控制系统的 初步参数设计。 性能分析与评价

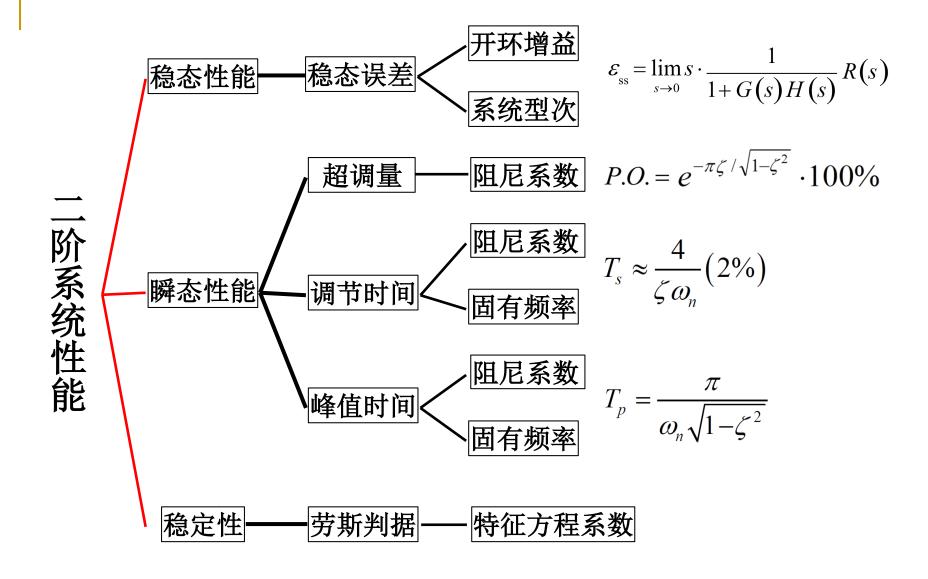


性能调节与改进: 调参数,调结构等等

控制工程的循环主题

工程目标: 性能可接受的控制系统

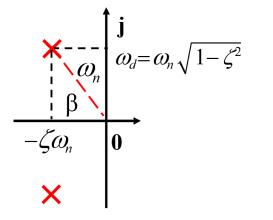
稳,快,准!



极点位置与瞬态响应特性的关系

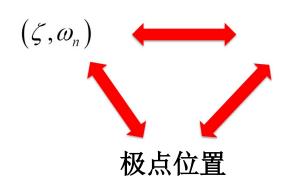
以欠阻尼二阶系统为例 $\Phi(s) = \frac{\omega_n^2}{s^2 + 2\zeta\omega s + \omega^2}$

$$\Phi(s) = \frac{\omega_n^2}{s^2 + 2\zeta\omega_n s + \omega_n^2}$$



$$S_{1,2} = -\zeta \omega_{\rm n} \pm \omega_{\rm n} \sqrt{\zeta^2 - 1}$$

$$\beta = \arccos \zeta = \arctan \frac{\sqrt{1-\zeta^2}}{\zeta}$$



$P.O. = e^{-\pi \zeta / \sqrt{1-\zeta^2}} \cdot 100\%$

$$T_{s} \approx \frac{1}{\zeta \omega_{n}} (2\%)$$

$$T_{p} = \frac{\pi}{\omega_{n} \sqrt{1 - \zeta^{2}}}$$

集中体现!

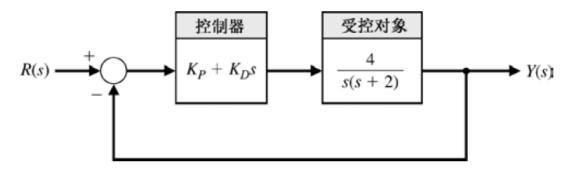
$$\beta = \arccos \zeta = \arctan \frac{\sqrt{1-\zeta}}{\zeta}$$

单位阶跃的时域响应函数: $y(t) = 1 - \frac{e^{-\zeta \omega_n t}}{\sqrt{1-\zeta^2}} \sin(\omega_d t + \beta)$

E6.1 某系统的特征方程为 $s^3 + Ks^2 + (1 + K)s + 6 = 0$, 试确定 K 的取值范围, 以便保证该系统稳定。

E6.3 某系统的特征方程为 $s^4 + 10s^3 + 32s^2 + 37s + 20 = 0$,试利用劳斯-赫尔维茨稳定性判据确定该系统是 否稳定。

E6.13 考虑图 E6.13 所示的反馈系统,试确定参数 K_P 和 K_D 的取值范围,使得闭环系统稳定。



E6.13 带有比例积分控制器 $G_c(s) = K_P + K_D s$ 的闭环系统

E6. 25 考虑图 E6. 25 所示的闭环反馈系统, 试确定参数 K 和 p 的取值范围, 以便保证闭环系统稳定。

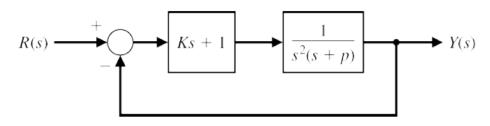


图 E6.25 闭环系统,参数 K 和 p 可调

E6.26 考虑图 E6.26 所示的闭环系统,其中受控对象 G(s) 和控制器 $G_c(s)$ 分别为

$$G(s) = \frac{10}{s - 10}$$
, $G_c(s) = \frac{1}{2s + K}$

- (a) 试求闭环系统的特征方程。
- (b) 试确定 K 的取值范围, 以便保证闭环系统稳定。

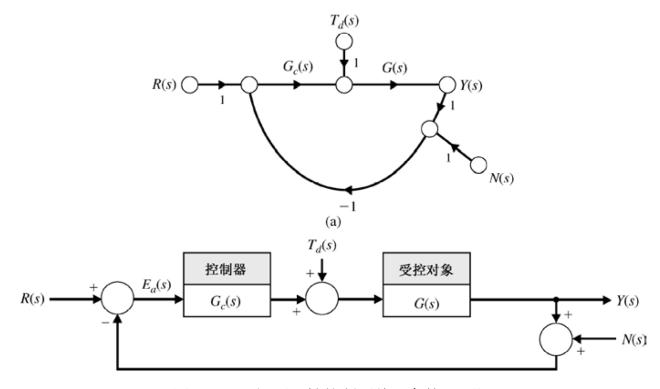


图 E6. 26 闭环反馈控制系统,参数 K 可调

CP6.4 某系统的闭环传递函数为

$$T(s) = \frac{1}{s^5 + 2s^4 + 2s^3 + 4s^2 + s + 2}$$

- (a) 利用劳斯-赫尔维茨稳定性判据, 判断系统是否稳定。如果不稳定, 则指出闭环系统在 s 右半平面上极点的个数。
- (b) 利用计算机辅助软件求解 T(s) 的极点, 并据此验证(a) 的结果。
- (c) 绘制系统的单位阶跃响应曲线, 并讨论所得到的结果。

CP6.5 在飞机控制系统的设计和分析过程中,我们常用"虚拟(纸)飞行员"模型对飞行员进行建模。飞机和飞行员构成的回路如图 CP6.5 所示,其中变量 τ 表示飞行员的时延, τ = 0.6 意味着飞行员的反应较慢,而 τ = 0.1 则意味着飞行员的反应较快。飞行员模型的其他参数分别为 K = 1, τ ₁ = 2 和 τ ₂ = 0.5。编写 m 脚本程序,分别针对反应较快和反应较慢的飞行员,计算闭环系统的极点,并讨论所得到的结果。另外,为了保证系统稳定,试分析飞行员的最大允许时延。

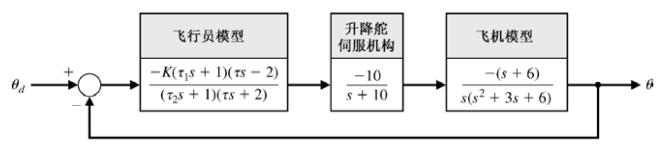


图 CP6.5 飞行员在回路中的飞机控制系统

CP6.6 考虑图 CP6.6 所示的反馈控制系统,

- (a) 编写 m 脚本程序, 调用函数 for, 当 $0 \le K \le 5$ 时, 计算闭环系统传递函数的极点, 并绘制极点随 K 变化的运动轨迹。注意: 采用"×"表示 s 平面上的极点。
- (b) 利用劳斯-赫尔维茨稳定性判据, 确定 K 的取值范围, 以便保证系统稳定。
- (c) 当 K 在(b) 所得的取值范围中取最小值时, 求系统特征方程的根。

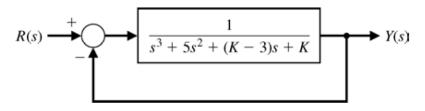


图 CP6.6 单环反馈控制系统,参数 K 可调

- CP6.8 考虑图 CP6.8 所示的反馈系统,
 - (a) 利用劳斯-赫尔维茨稳定性判据, 确定 K_1 的取值范围, 以便保证系统稳定。
 - (b) 编写 m 脚本程序, 当 $0 < K_1 < 30$ 时, 绘制闭环系统极点在 s 平面上的运动轨迹并讨论所得结果。

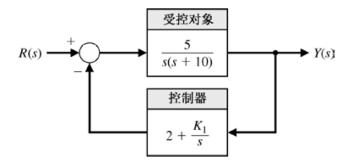


图 CP6.8 非单位反馈系统,参数 K_1 可调

交第一次编程作业(第2、5、6章)的截止时间为:

2022年11月18日



2022/11/5