结构图

比较点和引出点的移动:

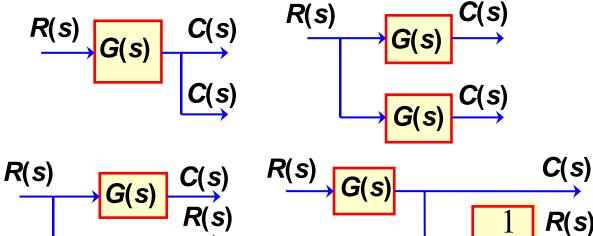
等效原则:前向通道和反馈通道传递函数都不变。

- 引出点移动:
 - 1. 引出点前移

$$C(s)=G(s)R(s)$$

2. 引出点后移

$$R(s) = \frac{1}{G(s)}G(s)R(s)$$



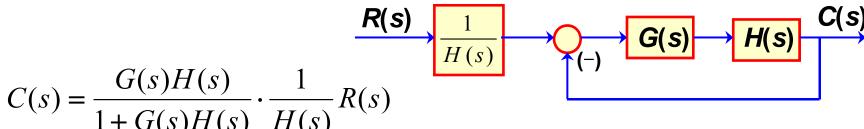
R(s)

G(s)

结构图

•其它等价法则

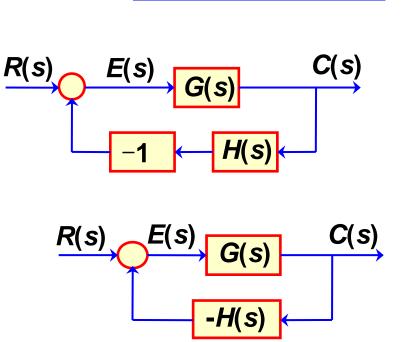
1. 等效为单位反馈系统



2. 负号可在支路上移动

$$E(s)=R(s)-H(s)C(s)$$

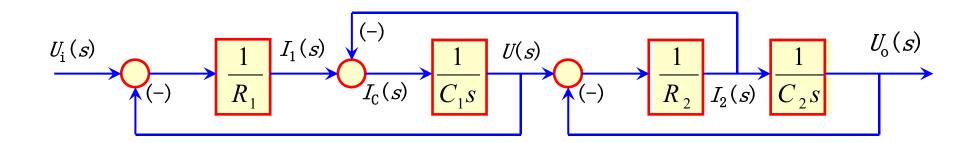
= $R(s)+(-1)H(s)Cs)$
= $R(s)+[-H(s)]C(s)$

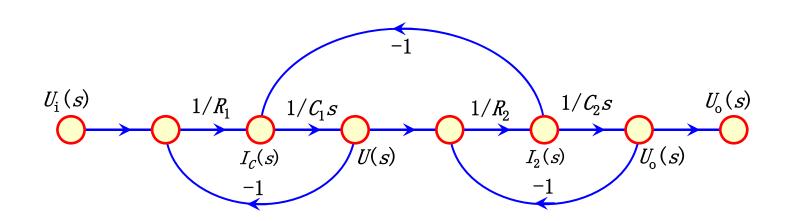


G(s)

H(s)

绘制结构图对应的信号流图





信号流图

二、梅逊公式

任一结构图中,某个输入对某个输出的传递函数为

$$P = \frac{\sum_{1}^{n} P_{k} \Delta_{k}}{\Lambda}$$

式中: n 为前向通路的条数

P_k为第k条前向通路增益

Δ为系统特征式 (闭环传递函数特征方程)

Δ=1- (所有单独回路增益之和) + (所有每两个互不接触回路增益乘积之和) - (所有三个互不接触回路增益乘积之和) +

$$=1-\sum L_a+\sum L_bL_c-\sum L_dL_eL_f+\cdots$$

 Δk 为第k条前向通路特征式的余子式,即将第k条前向通路去掉,对余下的图再算一次 Δ 。

一阶系统的时域响应

图**3-2**中指数响应曲线的初始(t=0时)斜率为 $\frac{1}{2}$

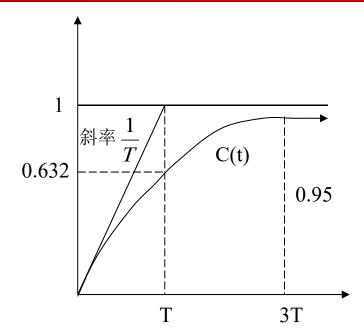


图3-2 一阶系统的单位阶跃响应

由式 (3-2) 可知,只有当t趋于无穷大时,响应的瞬态过程才能结束,在实际应用中,常以输出量达到稳态值的95%或98%的时间作为系统的响应时间(即调节时间),这时输出量与稳态值之间的偏差为5%或2%。

二阶系统的时域响应

$$\Phi(s) = \frac{C(s)}{R(s)} = \frac{\omega_n^2}{s^2 + 2\zeta\omega_n s + \omega_n^2} = \frac{C(t)}{1.0}$$

对应的响应曲线如图3-

- 14所示下面就根据式 (3-
- 18) 和图3-14所示曲线来 定义系统的瞬态性能指标, 同时讨论性能指标与特征量 之间的关系。

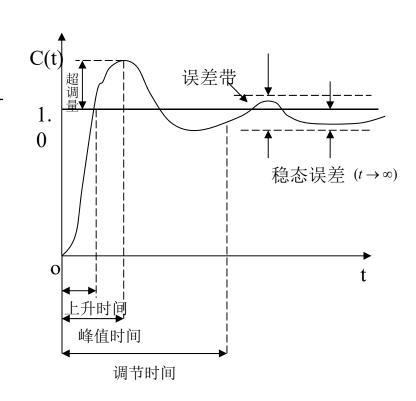


图3-14 二阶系统瞬态性能指标

$$C(t) = 1 - \frac{e^{-\zeta\omega_n t}}{\sqrt{1 - \zeta^2}} \sin(\omega_d t + \theta) \qquad t \ge 0 \qquad (3 - 14)$$

- 例3-1 设控制系统 如图3-16所示。其中(a)为无速度反馈系统,
- (b) 为带速度反馈系统,试确定是系统阻尼比为 $\mathbf{0.5}$ 时 K_{t} 的值,并比较系统 (a) 和(b)阶跃响应的瞬态性能指标。

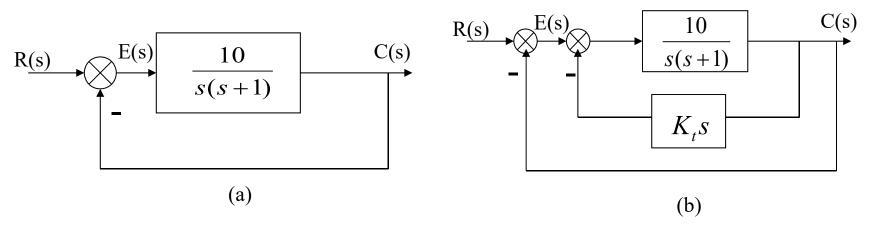


图3-16 例一系统结构图

二阶系统的时域响应

解 系统 (a) 的闭环传递函数为
$$\Phi(s) = \frac{10}{s^2 + s + 10}$$

将上式与式 (3-6) 相比较得
$$2\zeta\omega_n=1$$
 $\omega_n^2=10$

解得
$$\zeta = 0.158$$
 $\omega_n = 3.16$

二阶系统的时域响应

峰值时间
$$t_p = \frac{\pi}{\omega_n \sqrt{1 - \zeta^2}} = 1.01 \qquad (秒)$$

超调量
$$\sigma_p = e^{-\frac{\pi \zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}}} \times 100\% = 60.4\%$$

调节时间
$$t_s = \frac{3}{\zeta \omega_n} = 6 \qquad (秒) \qquad (\Delta = 0.05)$$

振荡次数
$$N = \frac{1.5\sqrt{1-\zeta^2}}{\pi\zeta} \approx 3 \qquad (次) \qquad (\Delta = 0.05)$$

系统 (b) 的闭环传递函数为

$$\Phi(s) = \frac{10}{s^2 + (1+10K_t)s + 10}$$

$$a_n s^n + a_{n-1} s^{n-1} + \dots + a_1 s + a_0 = 0$$
 $(a_0 > 0)$

▶ 将方程各项系数组成劳斯表

S^{n}	a_n	a_{n-2}	a_{n-4}	a_{n-6}	
S^{n-1}	a_{n-1}	a_{n-3}	a_{n-5}	a_{n-7}	••• •••
S^{n-2}	b_1	b_2	b_3	$b_{\scriptscriptstyle 4}$	••• •••
S^{n-3}	c_1	c_2	C_3	C_4	••• •••
S^{n-4}	d_1	d_2	d_3	d_4	••• •••
•					
s^2	e_1	e_2			
s^1	f_1				
s^{0}	g_1				

> 计算劳斯表的各系数

$$b_{1} = \frac{a_{n-1}a_{n-2} - a_{n}a_{n-3}}{a_{n-1}}$$

$$b_{2} = \frac{a_{n-1}a_{n-4} - a_{n}a_{n-5}}{a_{n-1}}$$

$$b_{3} = \frac{a_{n-1}a_{n-6} - a_{n}a_{n-7}}{a_{n-1}}$$

• • • • •

 b_{i}

系数的计算一直进行到其余的b值全部等于零为止。

用同样的前两行系数交叉相乘的方法,可以计算c,d,....e,f,g各行的系数。

$$c_{1} = \frac{b_{1}a_{n-3} - a_{n-1}b_{2}}{b_{1}}$$

$$d_{1} = \frac{c_{1}b_{2} - b_{1}c_{2}}{c_{1}}$$

$$c_{2} = \frac{b_{1}a_{n-5} - a_{n-1}b_{3}}{b_{1}}$$

$$d_{2} = \frac{c_{1}b_{3} - b_{1}c_{3}}{c_{1}}$$

$$c_{3} = \frac{b_{1}a_{n-7} - a_{n-1}b_{4}}{b_{1}}$$
......

这个计算过程一直进行到n+1行为止。为了简化运算,可以用一个**正整数**去乘或除其一行的各项,这将**不改变**稳定性的结论。

(2) 劳斯表某行的第一列系数等于零,而其余各项不全为零的情况

当劳斯表**某一行的第一列系数为零**,而**其余项不全为零**,**可用一个很小的正数 ε 代替第一列的零项**,然后按照通常方法计算劳斯表中的其余项。

(3)劳斯表某行所有系数均为零的情况

如果劳斯表中**某一行**(如第K行)**各项为零**,这说明在S 平面内**存在以原点为对称的特征根**。 综上所述,应用劳斯表判据分析系统的稳定性时,一般可以 按如下顺序进行:

1、确定系统**是否满足稳定的必要条件**。当特征方程的系数不满足 $a_i > 0$ (i = 0,1,2,.....n)时,系统是不稳定的。

2、**当**特征方程的系数**满足** a_i >0 (i=0,1,2,.....n)**时**,计算劳斯表。当劳斯表的**第一列系数都大于零时**,系统是**稳定**的。如果第一列出现小于零的系数,则系统是不稳定的。

3、若计算劳斯表时出现情况(2)和(3),此时为确定系数极点的分布情况,可按情况(2)和(3)的方法处理。

运用劳斯判据,不仅可以判定系统是否稳定,还可以用来分析系统参数的变化对稳定性产生的影响,从而给出使系统稳定的参数范围。

在各种典型输入信号作用下,不同类型系统的给定稳态误差如表3-1所示。

系统类别	静态误差系数		美数	阶跃输入 $r(t) = R \cdot I(t)$	斜坡输入r(t)=R t	加速度输入 $r(t) = \frac{Rt^2}{2}$
γ	K_p	K_{γ}	K_a	$e_{ss} = \frac{R}{1 + K_{p}}$	$e_{ss} = \frac{R}{K_{\gamma}}$	$e_{ss} = \frac{R}{K_a}$
0	K	0	0	$\frac{R}{1 + K}$	∞	8
I	∞	K	0	0	$\frac{R}{K}$	∞
II	∞	∞	K	0	0	$\frac{R}{K}$
	∞	∞	∞	0	0	0

表3-1 输入信号作用下的稳态误差

二、输入作用下的稳态误差

在图3-22所示系统中,如果不计扰动输入的影响,可以求得系统的给定稳态误差。此时,系统的结构图可简化为图3-23。

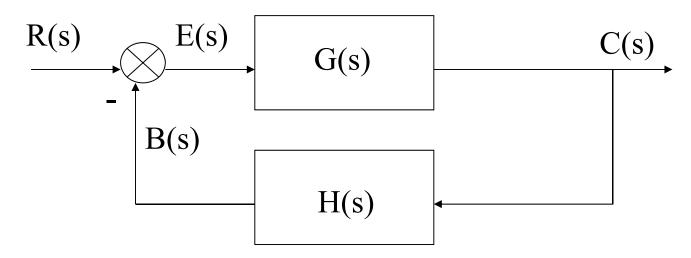


图3-23 给定输入作用下系统结构图

由图3-23可知

$$C(s) = \frac{G(s)}{1 + G(s)H(s)} \cdot R(s)$$

由误差的定义可知

$$E(s) = R(s) - B(s) = R(s) - H(s)C(s)$$

$$= \frac{1}{1 + G(s)H(s)} \cdot R(s) = \Phi_{er}(s)R(s)$$

式中

$$\Phi_{er}(s) = \frac{1}{1 + G(s)H(s)}$$

称为给定输入作用下系统的误差传递函数。

应用拉氏变换的终值定理可以方便地求出系统的稳态误差。

$$e_{ss} = \lim_{t \to \infty} e(t) = \lim_{s \to 0} sE(s) = \lim_{s \to 0} \frac{sR(s)}{1 + G(s)H(s)}$$
 (3-33)

式 (3-33) 是确定给定稳态误差的一个基本公式。它表明,在给定输入作用下,系统的稳态误差与系统的结构、参数和输入信号的形式有关,对于一个给定的系统,当给定输入的形式确定后,系统的稳态误差将取决于以开环传递函数描述的系统结构。

下面根据线性系统的叠加原理,以图3-25所示系统来讨论由 扰动输入所产生的稳态误差。按照前面给出的误差信号的定义可 得扰动输入引起的误差为

$$E(s) = R(s) - B(s) = -H(s)C(s)$$

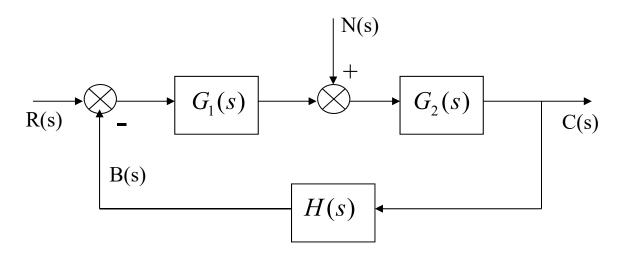


图3-25 扰动输入作用下系统结构图

而此时系统的输出为

$$C(s) = \frac{G_2(s)}{1 + G_1(s)G_2(s)H(s)} \cdot N(s)$$

所以

$$E(s) = -\frac{G_2(s)H(s)}{1 + G_1(s)G_2(s)H(s)} \cdot N(s) = \Phi_{en}(s) \cdot N(s)$$

式中

$$\Phi_{en}(s) = -\frac{G_2(s)H(s)}{1 + G_1(s)G_2(s)H(s)}$$

称为扰动输入作用下系统的误差传递函数。

此时,系统的稳态误差为

$$e_{ss} = \lim_{s \to 0} e(t) = \lim_{s \to 0} -\frac{sG_2(s)H(s)}{1 + G_1(s)G_2(s)H(s)} \cdot N(s)$$

例 3-10 设控制系统如图3-26所示,其中 $G_1(s) = \frac{K_1}{1 + T_1 s}$, $G_2(s) = \frac{K_2}{s(1 + T_2 s)}$,给定输入 $r(t) = R_r(s) \cdot 1(t)$, 扰动输入 $n(t) = R_n(t) \cdot 1(t)$ (R_r 和 R_n 均为常数),试求系统的稳态误差。

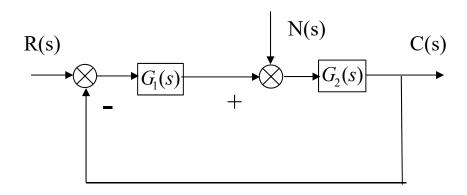


图3-26 例3-10系统结构图

解: 当系统同时受到给定输入和扰动输入的作用时,其稳定误差为给定稳态误差和扰动稳态误差的叠加。

令n(t)=0时,求得给定输入作用下的误差传递函数为

$$\Phi_{er}(s) = \frac{1}{1 + G_1(s)G_2(s)}$$

所以给定误差为

$$e_{ssr} = \lim_{s \to 0} \frac{s \cdot R(s)}{1 + G_1(s)G_2(s)}$$

$$= \lim_{s \to 0} \frac{s^2 (1 + T_1 s)(1 + T_2 s)}{s(1 + T_1 s)(1 + T_2 s) + K_1 K_2} \cdot \frac{R_r}{s}$$

$$= 0$$

令r(t)=0时,求得扰动输入作用下的误差传递函数为

$$\Phi_{en}(s) = -\frac{G_2(s)}{1 + G(s)G_2(s)}$$

所以扰动稳态误差为

$$e_{ssn} = \lim_{s \to 0} -\frac{sG_2(s) \cdot N(s)}{1 + G_1(s)G_2(s)} = \lim_{s \to 0} -\frac{s \cdot K_2(1 + T_1 s)}{s(1 + T_1 s)(1 + T_2 s) + K_1 K_2} \cdot \frac{R_n}{s} = -\frac{R_n}{K_1}$$

由上式计算可以看出,r(t)和n(t)同是阶跃信号,由于在系统中的作用点不同,故它们产生的稳态误差也不相同。此外,由扰动稳态误差的表达式可见,提高系统前向通道中扰动信号作用点之前的环节的放大系数(即 K_1),可以减小系统的扰动稳态误差。

该系统总的稳态误差为
$$e_{ss} = e_{ssr} + e_{ssn} = -\frac{R_n}{K_1}$$

为了分析系统中串联的积分环节对稳态误差的影响,我们假设 图3-26中

$$G_1(s) = \frac{K_1}{s(1+T_1s)}$$
 $G_2(s) = \frac{K_2}{1+T_2s}$

给定输入和扰动输入保持不变。这时,系统的稳态误差可按 上述相同的方法求出,即

$$e_{ssr} = \lim_{s \to 0} \frac{sR(s)}{1 + G_1(s)G_2(s)} = 0$$

$$e_{ssn} = \lim_{s \to 0} -\frac{sG_2(s)}{1 + G_1(s)G_2(s)} \cdot N(s)$$

$$= \lim_{s \to 0} -\frac{s^2K_1(1 + T_2s)}{s(1 + T_1s)(1 + T_2s) + K_1K_2} \cdot \frac{R_n}{s} = 0$$

系统的总误差为

$$e_{ss} = e_{ssr} + e_{ssn} = 0$$

比较以上两次计算的结果可以看出,若要消除系统的给定稳态误差,则系统前向通道中串联的积分环节都起作用。若要消除系统的扰动稳态误差,则在系统前向通道中只有扰动输入作用点之前的积分环节才起作用。因此,若要消除由给定输入和扰动输入同时作用于系统所产生的稳态误差,则串联的积分环节应集中在前向通道中扰动输入作用点之前。

对于非单位反馈系统,当H(s)为常数时,以上分析的有关结论同样适用。前面定义了相对于给定输入的无差度,同样也可以定义**相对于扰动输入的无差度**。当系统的G(s)中含有 γ_1 个串联的积分环节时称系统相对于扰动输入是 γ_1 阶无差系统,而 γ_1 称为系统相对于扰动输入的**无差度**。

对本例中的前一种情况,系统对扰动输入的无差度为0,而后一种情况,系统对扰动的无差度是1。显然,当谈及一个系统的无差度时应指明系统对哪一种输入作用而言,否则,可能会得出错误的结论。

在图3-27所示系统中,为了消除由r(t)引起的稳态误差,可在原反馈控制的基础上,从给定输入处引出前馈量经补偿装置 $G_c(s)$,对系统进行开环控制。此时系统误差信号的拉氏变换式为

$$E(s) = R(s) - G_2(s)[G_1(s)E(s) + G_c(s)R(s)]$$

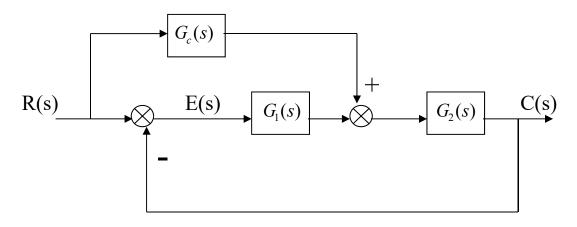


图3-27 按给定输入补偿的复合控制

在图3-28所示系统中,为了消除由n(t)引起的稳态误差,可在原反馈控制的基础上,从扰动输入引出前馈量经补偿装置 $G_c(s)$ 加到系统中,若设r(t)=0,则系统的输出C(s)就是系统的误差信号。系统输出的拉氏变换式为

$$C(s) = G_2(s)[N(s) - G_1(s)G_c(s)N(s) - G_1(s)C(s)]$$

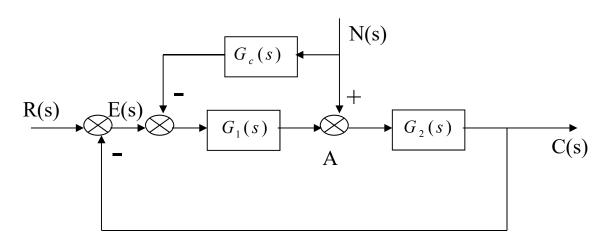
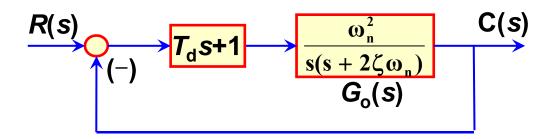


图3-28 按扰动输入补偿的复合控制

第三章 控制系统的时域分析

比例-微分环节对系统动态特性的影响

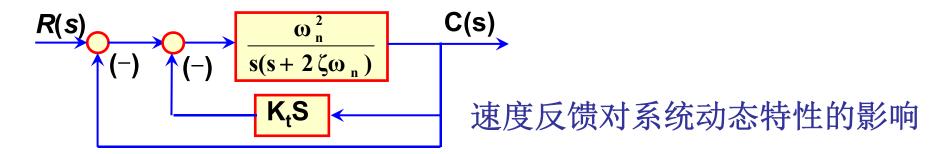


$$G(s) = \frac{C(s)}{E(s)} = \frac{\omega_n^2(T_d s + 1)}{s(s + 2\varsigma\omega_n)} = \frac{K(T_d s + 1)}{s(s / 2\varsigma\omega_n + 1)}$$

$$\Phi(s) = \frac{\omega_n^2}{a} \left(\frac{s+a}{s^2 + 2\varsigma_d \omega_n s + \omega_n^2} \right), a = 1/T_d, \varsigma_d = \varsigma + \frac{\omega_n}{2a}$$

闭环系统具有零点,可以使上升时间提前.阻尼增大,超调减小。

第三章 控制系统的时域分析



开环传递函数为:

$$G(s) = \frac{C(s)}{E(s)} = \frac{\omega_n^2}{s(s+2\varsigma\omega_n + k_t\omega_n^2)} = \frac{\omega_n}{2\varsigma + k_t\omega_n} \times \frac{1}{s[s/(2\varsigma\omega_n + k_t\omega_n^2) + 1]}$$
闭环传递函数:
$$\frac{C(s)}{R(s)} = \frac{\omega_n^2}{s^2 + (2\varsigma\omega_n + k_t\omega_n^2)s + \omega_n^2} = \frac{\omega_n^2}{s^2 + 2\varsigma_t\omega_n s + \omega_n^2}$$
由上可知:

□由上可知:

- 1) 速度反馈使ζ增大,振荡和超调减小,改善了系统平稳性;
- 2) 速度负反馈控制的闭环传递函数无零点,其输出平稳性优于比例——微分控制;
- 3) 系统增益不变;

四、根轨迹与系统性能

稳定性 如果系统特征方程的根都位于S平面的左半部,系统是稳定的,否则是不稳定的。若根轨迹穿越虚轴进入右半S平面,根轨迹与虚轴交点处的K值,就是临界稳定的开环增益K_c。

稳态性能 开环系统在坐标原点有一个极点,所以属 I 型系统,因而根轨迹上的K值就是静态速度误差系数。如果给定系统的稳态误差要求,则可由根轨迹图确定闭极点位置的允许范围。

<u>动态性能</u> 当0< K_r <1时,所有闭环极点均位于实轴上,系统为过阻尼系统,其单位阶跃响应为单调上升的非周期过程。当 $K_r=1$ 时,特征方程的两个相等负实根,系统为临界阻尼系统,单位阶跃响应为响应速度最快的非周期过程。当 $K_r>$ 1时,特征方程为一对共轭复根,系统为欠阻尼系统,单位阶跃响应为阻尼振荡过程,振荡幅度或超调量随 K_r 值的增加而加大,但调节时间不会有显著变化。

二、绘制根轨迹的基本规则

通常,我们把以开环根轨迹增益 K为可变参数绘制的根轨迹叫做普通根轨迹(或一般根轨迹)。绘制普通根轨迹的基本规则主要有7条:

- 1、根轨迹的起点与终点;
- 2、根轨迹的分支数;
- 3、实轴上的根轨迹:
- 4、根轨迹的渐近线;
- 5、根轨迹在实轴上的分离点;
- 6、根轨迹的起始角和终止角;
- 7、根轨迹与虚轴的交点。

二、基于辅助函数 F(s)的奈氏判据

为了分析反馈控制系统的稳定性,只须判断是否存在S平面右半部的闭环极点。为此,在S平面上作一条完整的封闭曲线 Γ s,使它包围S平面右半部且按顺时针环绕。如图5—40所示,该曲线包括S平面的整个虚轴(由 $\omega = -\infty$ 到 $\omega = +\infty$)及右半平面上以原点为圆心,半径为无穷大的半圆弧组成的封闭轨迹。这一封闭无穷大半圆称作奈氏轨迹。显然,由奈氏轨迹包围的极点数P和零点数Z,就是 Γ (s)位于S平面右半部的极点数和零点数。

前面已经指出,辅助函数 F(s) 的极点等于系统的 开环极点, F(s) 的零点等于系统的闭环极点。因此, 如果奈氏轨迹中包围F(s) 的零点数Z=0,系统是稳定 的,此时由F(s)映射到F(s) 平面上的封闭曲线 Γ_F 逆时 针绕坐标原点的周数应为

N=P (5-114)

由此得到应用幅角定理分析系统稳定性的判据如下:

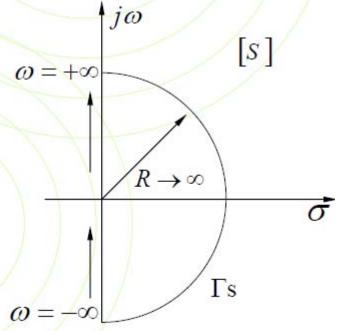


图5-40 Nyquist轨迹

若辅助函数F(s)的解析点s沿奈氏轨迹 Γs 按顺时针连续环绕一周,它在 F(s) 平面上的映射 $\Gamma_{\mathbf{r}}$ 按逆时针方向环绕其原点 P周,则系统是稳定的,否则是不稳定的。

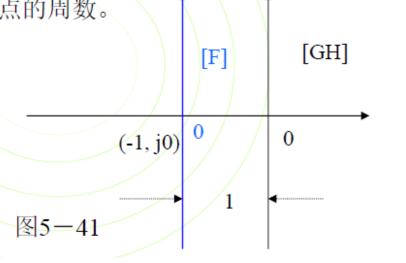
通常情况下,开环系统是稳定的,即S平面右半部的开环极点数P=0。此时系统稳定的充分条件是不包围 F(s) 平面坐标原点,即 N=0。

三、基于开环传递函数 G(s)H(s)的奈氏判据

用辅助函数 L(z) = I + Q(z)H(z) 来分析系统的稳定性仍然不大方便,实际上,开环传递函数与辅助函数之间的关系非常简单,即

$$G(s)H(s) = F(s)-1$$
 (5-115)

上式意味着将 F(s)平面的纵轴向右平移一个单位后构成的平面即为 GH平面(如图5-41)。F(s)平面的坐标原点是GH 平面的 (-1, jo) 点。因此, Γ_F 绕 F(s) 平面原点的周数等效于 Γ_{GH} 绕GH平面 (-1, jo)点的周数。



由分析,得到基于开环传递函数G(s)H(s)的 奈氏判据如下:

闭环系统稳定的充分必要条件是奈氏轨迹映射在GH平面上的封闭曲线 Γ_{GH} 逆时针包围(-1, jo) 点P周,其中P为开环传递函数 G(s)H(s) 在S平面右半部的极点数。

当 G(s)H(s)在S平面右半部没有极点时,即 P=0,闭环系统稳定的充分必要条件是 Γ_{GH} 在GH平面上不包围(-1, jo)点。

四、基于开环频率特性 $G(j\omega)H(j\omega)$ 的奈氏判据

(一) G(s)H(s)与 $G(j\omega)H(j\omega)$ 之间的关系

前面曾经指出,频率特性是 $s = j\omega$ 特定情况下的传递函数。下面分两种情况来研究 G(s)H(s) 与 $G(j\omega)H(j\omega)$ 之间的关系。

1、当G(s)H(s)在S平面虚轴上(包括原点)无极点时,奈氏轨迹可分成三个部分如图5—42所示,(1) $-\infty<\omega\leq0$,s沿负虚轴变化;(2) $0\leq\omega<+\infty$,s沿正虚轴变化;(3) $s=\lim_{R\to\infty}\mathrm{Re}^{-j\phi}$,s沿以原点为圆心,半径为无穷大的右半圆弧变化,其中 $\phi=\pi$,对应 ω 由+ $\infty\to-\infty$ 顺时针绕。

(1) 当s在S平面负虚轴上变化时, $s = -j\omega$,

$$\begin{aligned} |G(s)H(s)|_{s=-j\omega} &= G(-j\omega)H(-j\omega) \\ &= |G(j\omega)H(j\omega)|e^{-j\angle G(j\omega)H(j\omega)} \end{aligned}$$

$$= |G(j\omega)H(j\omega)|e^{-(j\angle G(j\omega)H(j\omega))}$$
(5-117)

在[GH]平面上的映射如图5—43中曲线(1)。

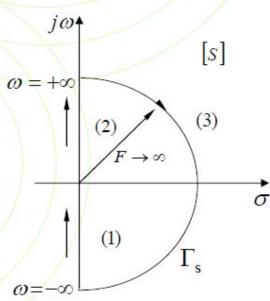


图5-42 Nyquist轨迹

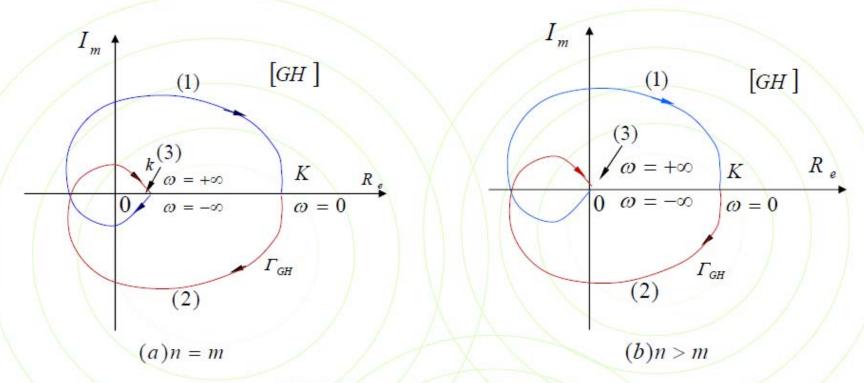


图5-43 Γ_s 在GH平面上的映射

(2) 当s在S平面正虚轴上变化时, $s = j\omega$

$$\begin{aligned} |G(s)H(s)|_{s=j\omega} &= G(j\omega)H(j\omega) \\ &= |G(j\omega)H(j\omega)| e^{j\angle G(j\omega)H(j\omega)} \end{aligned}$$

如图5-43中的曲线(2),这正是系统的开环频率特性。由于正负虚轴在S平面上以实轴为对称,它们在GH平面上的映射曲线(1)、(2)两部分也对称于实轴。

当 Γ 。过平面原点时,s = jo ,它在GH平面上的映射为

$$|G(s)H(s)|_{s=jo} = G(jo)H(jo) = K$$
 (5-118)

即S平面的原点在GH平面上的映射为常数K(K为系统开环放大系数)。

(3) 当s在 Γ_s 的第三部分上的变化时, $s = \lim_{R \to \infty} \operatorname{Re}^{-j\phi}$,

$$G(s)H(s) \bigg|_{s = \lim_{R \to \infty} Re^{-j\phi}} = \frac{b_m s^m + b_{m-1} s^{m-1} + \dots + b_1 s + b_0}{a_n s^n + a_{n-1} s^{n-1} + \dots + a_1 s + a_0} \bigg|_{s = \lim_{R \to \infty} Re^{-j\phi}}$$
$$= \left(\lim_{R \to \infty} \frac{b_m}{a} \cdot \frac{1}{R^{n-m}}\right) e^{j(n-m)\phi}$$

当n=m时,

$$G(s)H(s)\Big|_{s=\lim_{R\to\infty}\operatorname{Re}^{-j\phi}} = \frac{b_m}{a_n} = k \tag{5-120}$$

(5-119)

奈氏轨迹的第三部分(无穷大半圆弧)在GH平面上的映射为常数K,如图<u>5—43</u>(a)所示。

当n>m时,
$$G(s)H(s)|_{s=\lim_{R\to\infty} \operatorname{Re}^{-j\phi}} = o \cdot e^{j(n-m)\phi}$$
 (5-121)

 Γ_s 的第三部分在GH平面上的映射是它的坐标原点(图5—43(b))。 奈氏轨迹 Γ_s 在GH平面上的映射称为奈奎斯特曲线或奈氏曲线。 2、当G(s)H(s)在S平面的虚轴上(包括原点)有极点时,由于奈氏轨迹不能经过开环极点, Γ s必须避开虚轴上的所有开环极点。增加第4部分曲线,如图 5-44所示。其中(1)(2)和(3)部分的定义与图5—42相同.

第(4)部分的定义是:
$$s = \lim_{r \to 0} re^{j\theta} \left(-\frac{\pi}{2} \le \theta \le \frac{\pi}{2}\right)$$

表明s沿以原点为圆心,半径为无穷小的右半圆弧上逆时针变化(ω 由 $o_- \to o_+$)。这样, Γ s 既绕过了G(s)H(s) 原点上的极点, 又包围了整个右半S平面,如果在虚轴上还有其它极点,亦可采用同样的方法,将 Γ s 绕过这些虚轴上的极点。

设系统的开环传递函数为

$$G(s)H(s) = \frac{k(s-z_1)(s-z_2)....(s-z_m)}{s^{\nu}(s-p_1)(s-p_2)....(s-p_{n-\nu})}$$
(5-122)

其中v称为无差度,即系统中含积分环节的个数或位于原点的开环点数。当 $s = \lim_{r \to 0} re^{j\theta}$ 时,

$$G(s)H(s)\Big|_{s=\lim_{r\to 0} re^{j\theta}} = \frac{k(s-z_1)(s-z_2)\dots(s-z_m)}{s^{\nu}(s-p_1)(s-p_2)\dots(s-p_n)}\Big|_{\lim_{r\to 0} re^{j\theta}}$$

$$= \lim_{r\to 0} \frac{K}{r^{\nu}} e^{-j\nu\theta} = \infty e^{-j\nu\theta}$$
(5-123)

式(5-123)表明, Γ s 的第(4)部分无穷小半圆弧在 GH平面上的映射为顺时针旋转的无穷大圆弧,旋转的弧度为 $\nu\pi$ 弧度。图5—45(a)、(b)分别表示当 v=1 和v=2时系统的奈氏曲线,其中虚线部分是 Γ s 的无穷小半圆弧在GH平面上的映射。

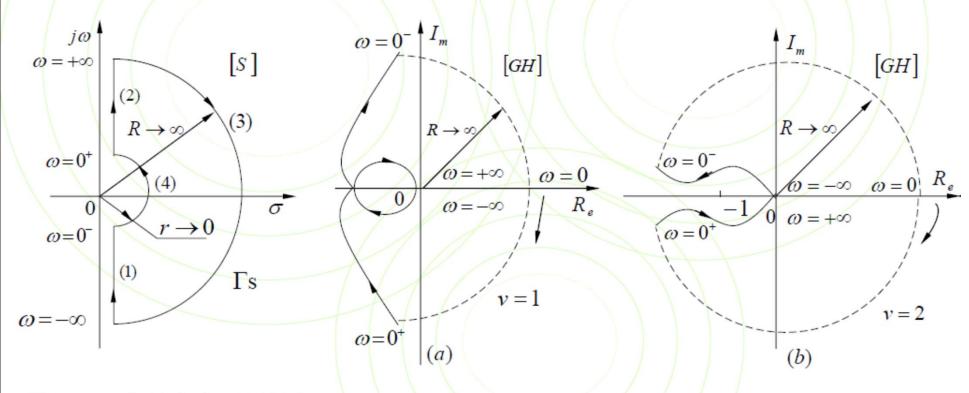


图5-44 虚轴上有开环极点时的奈氏轨迹

图5-45 v≠0 时的奈氏曲线

二、稳定裕度

通常用稳定裕度来衡量系统的相对稳定性或系统的稳定程度,其中 包括系统的相角裕度和幅值裕度。

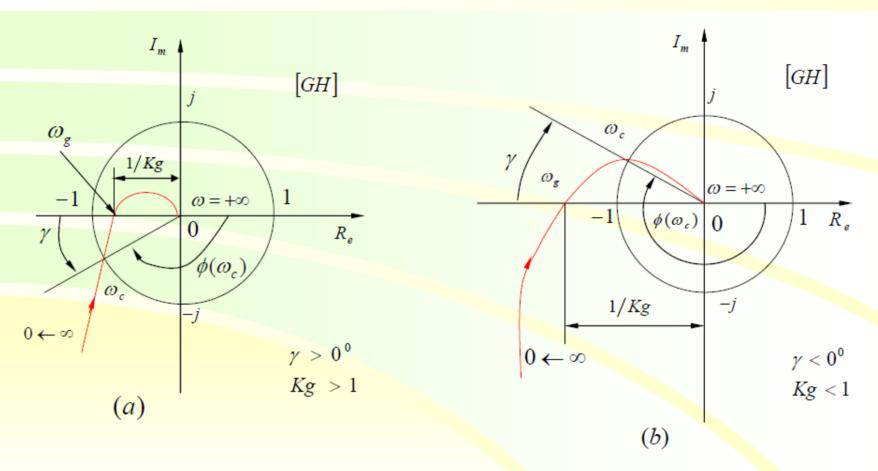
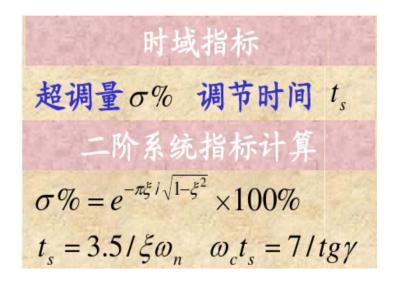
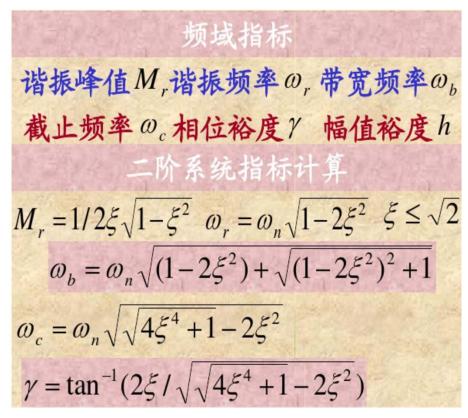


图5-53_最小相位系统的稳定裕度

2、控制目标 - 性能指标



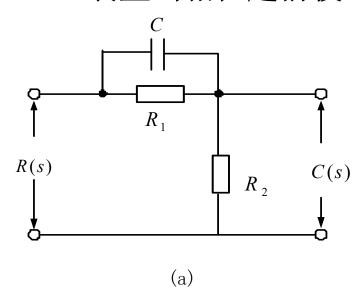


性能指标是系统设计的基础,综合考虑动态、稳态和稳定性特性。

常用校正装置及其特性 §6-3

一、无源校正装置

1. 相位超前校正装置: 具有相位超前特性(即相频特性φ>0)的校 正装置叫相位超前校正装置(又称为"微分校正装置")。



传递函数为:
$$G_c(s) = \frac{C(s)}{R(s)} = \frac{Z_2}{Z_1 + Z_2}$$

$$\begin{array}{c|c}
 & \uparrow \\
 & \downarrow \\$$

$$Z_1 = \frac{R_1 \cdot 1/(Cs)}{R_1 + 1/(Cs)} = \frac{R_1}{R_1 Cs + 1}$$
 $Z_2 = R_2$

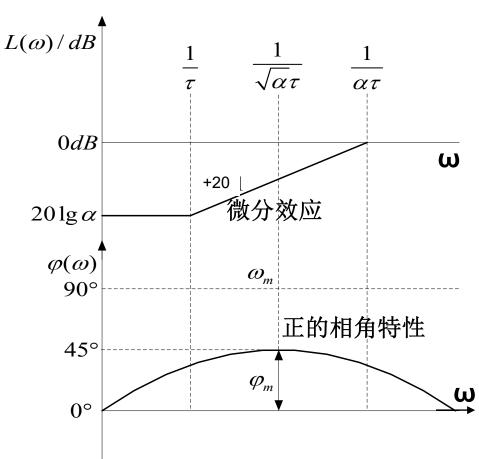
$$G_c(s) = \alpha \left(\frac{\tau s + 1}{\alpha \tau s + 1} \right) \qquad \tau = R_1 C$$

$$\alpha = \frac{R_2}{R_1 + R_2} < 1 \qquad \alpha$$
为低频衰减率

$$\tau = R_1 C$$

$$\alpha = \frac{R_2}{R_1 + R_2} < 1 \qquad \alpha > 1$$

频率特性:
$$G_c(j\omega) = \alpha \left(\frac{j\omega\tau + 1}{j\omega\alpha\tau + 1} \right) \frac{\varphi_c = arctg(\tau\omega) - arctg(\alpha\tau\omega)}{2\pi\omega\tau}$$
 超前校正网络的特点:



$$\varphi_c = arctg(\tau\omega) - arctg(\alpha\tau\omega)$$
招前校正网级的魅点。

 $\frac{1}{\sqrt{\alpha\tau}}$ $\frac{1}{\alpha\tau}$ 1. 具有正的相角特性,最大的超前相角 α 发生 α β

$$\frac{d \varphi_{c}}{d \omega} = 0 \rightarrow \omega_{m} = \frac{1}{\tau \sqrt{\alpha}}$$

$$\varphi_{m} = \arcsin \frac{1 - \alpha}{1 + \alpha}$$

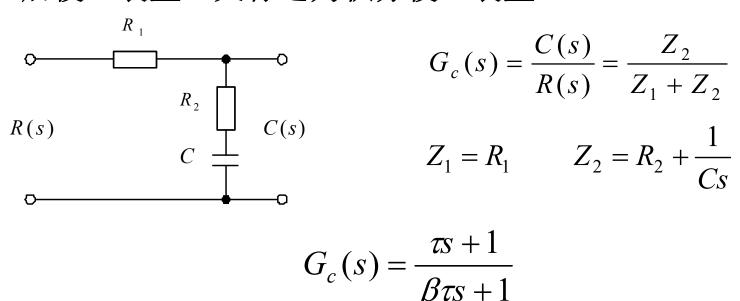
2. 利用相角超前特性来增大系 统的相角裕度γ,以达到改善系 统瞬态响应的目的。

要求校正装置的φ_m出现在系 统的剪切频率ω、处。

3. 具有高通滤波特性, 而使系统低频响应的增益衰减

2.相位滞后校正装置

具有相位滞后特性(即相频特性φ(ω)<0)的校正装置叫滞后校正装置(又称之为积分校正装置)。

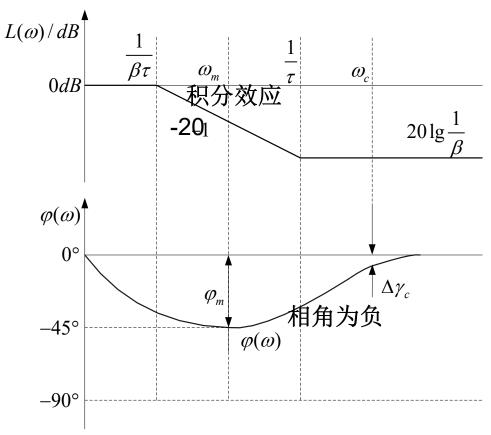


式中:
$$\tau = R_2 C$$
 $\beta = \frac{R_1 + R_2}{R_2} > 1$ *β*滞后程度系数

常用校正装置及其特性 §6-3

频率特性:

$$G_c(j\omega) = \frac{j\omega\tau + 1}{j\omega\beta\tau + 1} \qquad \varphi_c = arctg(\tau\omega) - arctg(\beta\tau\omega)$$



$$\varphi_c = arctg(\tau\omega) - arctg(\beta\tau\omega)$$

相位滞后校正特点:

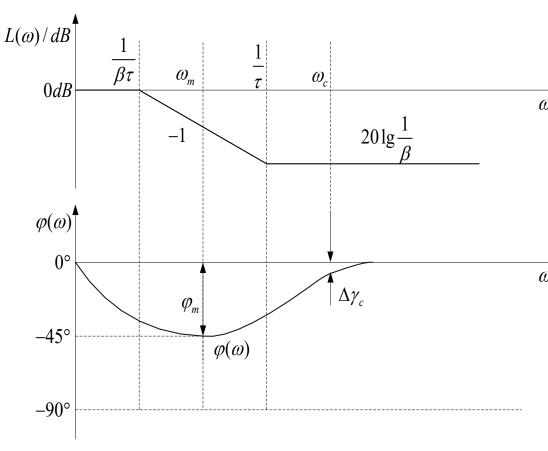
具有低通滤波特性,使系 统高频响应的增益衰减,

☆低通滤波器对低频信号具 有较强的放大能力,从而可 以降低系统的稳态误差;

☆β值越大, 高频段衰减的能 力越强,抑制噪声的能力愈强 ;通常选β=10,β太大,不 容易实现

§6-3 常用校正装置及其特性

2. 最大相位滞后角 φ_m 发生在 ω_m 处



注意:在应用时, ω_{m} 《 ω_{c}

$$\varphi_c = arctg(\tau\omega) - arctg(\beta\tau\omega)$$

$$\frac{d\varphi_c}{d\omega} = 0 \to \omega_m = \frac{1}{\sqrt{\beta}\tau}$$

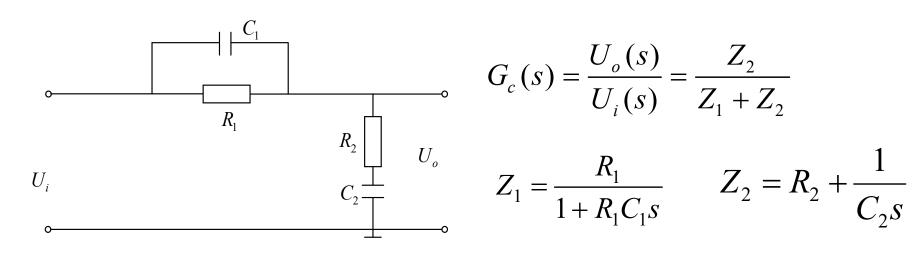
$$\varphi_m = -\tan^{-1}\frac{\beta - 1}{2\sqrt{\beta}}$$

如果 γ_0 〈希望的 γ , ω_{c0} 〉希望的 ω_c ,可以采用滞后校正。

☆降低系统的剪切频率, 来增大系统的相角裕度, 提高系统的相对稳定性和 平稳性,瞬态响应的速度 要变慢;

常用校正装置及其特性 §6-3

3.相位滞后-超前校正装置 (微分 - 积分校正)



$$G_c(s) = \frac{U_o(s)}{U_i(s)} = \frac{Z_2}{Z_1 + Z_2}$$

$$Z_1 = \frac{R_1}{1 + R_1 C_1 s}$$
 $Z_2 = R_2 + \frac{1}{C_2 s}$

$$G_c(s) = \frac{Z_2}{Z_1 + Z_2} = \frac{(1 + R_1 C_1 s)(1 + R_2 C_2 s)}{(1 + R_1 C_1 s)(1 + R_2 C_2 s) + R_1 C_2 s}$$

$$= \frac{(\tau_1 s + 1)(\tau_2 s + 1)}{\tau_1 \tau_2 s^2 + (\tau_1 + \tau_2 + \tau_{12})s + 1}$$

$$\tau_1 = R_1 C_1 \qquad \tau_2 = R_2 C_2 \qquad \tau_{12} = R_1 C_2$$

$$G_c(s) = \frac{(\tau_1 s + 1)(\tau_2 s + 1)}{\tau_1 \tau_2 s^2 + (\tau_1 + \tau_2 + \tau_{12})s + 1}$$

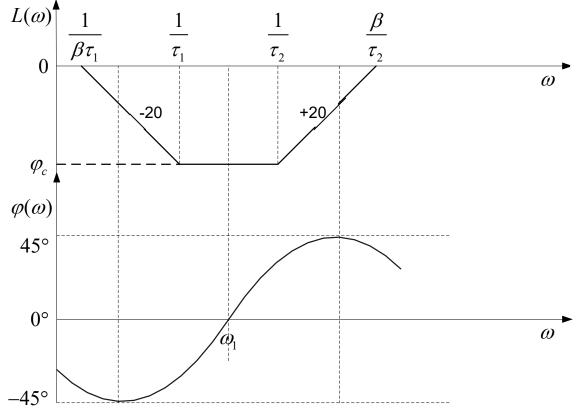
滞后-超前网络的传递函数变为

$$G_{c}(s) = \frac{(\tau_{1}s + 1)(\tau_{2}s + 1)}{(T_{1}s + 1)(T_{2}s + 1)} = \frac{(\tau_{1}s + 1)(\tau_{2}s + 1)}{(\beta\tau_{1}s + 1)(\frac{\tau_{2}}{\beta}s + 1)}$$

其中
$$T_1 T_2 = \tau_1 \tau_2$$
 $\frac{T_1}{\tau_1} = \frac{\tau_2}{T_2} = \beta$ $T_1 > \tau_1 > \tau_2 > T_2$ $\beta > 1$

$$G_{c}(s) = \frac{(\tau_{1}s + 1)(\tau_{2}s + 1)}{(\beta \tau_{1}s + 1)(\frac{\tau_{2}}{\beta}s + 1)}$$

 $T_1 > \tau_1 > \tau_2 > T_2$ $\beta > 1$,滞后-超前网络的波德图如图所示。



^ω 利用滯后部分来改善系 统的稳态性能;

利用超前部分来改善系统的暂态性能。

性能指标

a) 时域指标: 超调量 M_p 、调整时间 t_s 、峰值时间 t_p 、上升时间 t_r 等

b) 频域指标:

- ① 开环:剪切频率 ω_c 、相角裕度 γ 及增益裕度GM
- ② 闭环:谐振峰值 M_r 、谐振频率 ω_r 及带宽 ω_b

伯特图法校正系统采用开环频域性能作为性能指标:

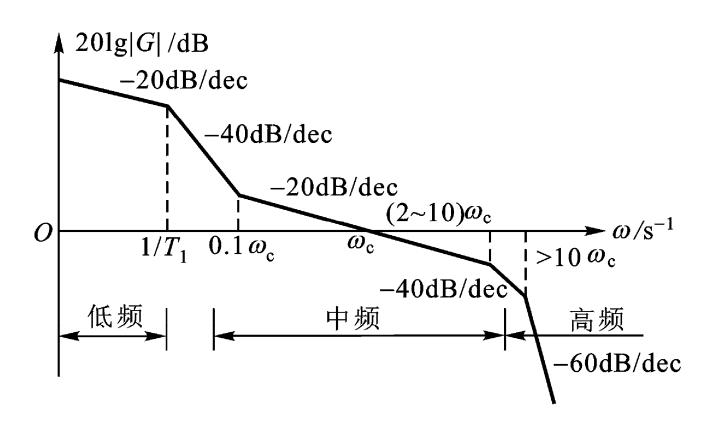
相角裕量γ → 系统的相对稳定性和平稳性

剪切频率 ω_c \longrightarrow 系统的响应速度

开环增益K → 系统的稳态误差

期望特性

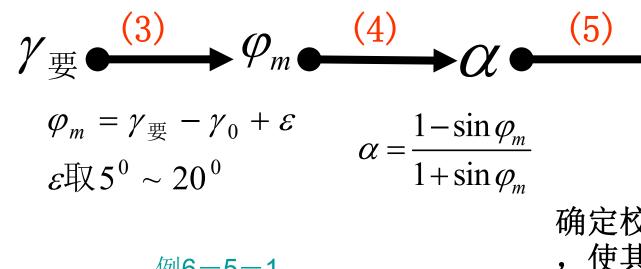
根据期望特性设计校正装置时,通常将其分为三个 频段考虑



频率法串联校正的设计 §6-5

(3)-(6) 步骤:

$$20\lg |G_0(j\omega_c)| = -20\lg |G_c(j\omega_c)|$$
$$= -10\lg(1/\alpha)$$



例6-5-1

确定校正后期望系统的 ,使其为最大相角φ 所对 应的频率∞™

校核
$$G(s) \longleftarrow G_c(s) \longleftarrow \tau$$

$$G(s) = G_o(s) \bullet G_c(s)$$
 $G_c(s) = \left(\frac{\tau s + 1}{\alpha \tau s + 1}\right)$ $\omega_{\rm m} = \frac{1}{\tau \sqrt{\alpha}}$

频率法串联校正的设计 §6-5

$$G(s) = G_o(s) \bullet G_c(s)$$

+2

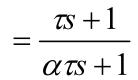
+20

$$\omega_c = \omega_m$$

$$G_c(s) = \frac{1}{\alpha} \cdot \alpha \frac{\tau s + 1}{\alpha \tau s + 1}$$

$$20\lg|G(j\omega_c)| = 20\lg[|G_0(j\omega_c) \cdot G_c(j\omega_c)|] = 0$$

$$G_c(s) = \frac{1}{\alpha} \cdot \alpha \frac{\tau s + 1}{\alpha \tau s + 1} \quad 20\lg|G_0(j\omega_c)| + 20\lg|G_c(j\omega_c)| = 0$$



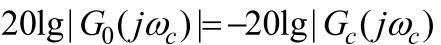
 $20 \lg \frac{1}{\alpha}$

0dB

 $20 \lg \alpha$









$$20\lg|G_0(j\omega_m)| = -20\lg|G_c(j\omega_m)|$$
$$= -10\lg(1/\alpha)$$

§6-5 频率法串联校正的设计



$$\gamma = \gamma_{\rm g} + \varepsilon$$

 ε 一般取 $10^{\circ} \sim 15^{\circ}$ 根据 $\gamma_{\rm g}$,确定原系统**G**₀ γ 处的频率为 校正后系统**G**的剪切频率 ω 。

$$\omega_2 = \frac{1}{\tau} = \left(\frac{1}{2} \sim \frac{1}{10}\right) \omega_c$$

$$\omega_1 = \frac{1}{\beta \tau} = \frac{1}{\beta} \omega_2$$

 $20\lg|G_0(j\omega_c)|=20\lg\beta$ (5) β

 $G(s) \leftarrow$

校核 ←——

$$G(s) = G_o(s) \bullet G_c(s)$$

$$G_c(s) = \frac{\tau s + 1}{\beta \tau s + 1} \qquad \beta > 1$$

§6-5 频率法串联校正的设计

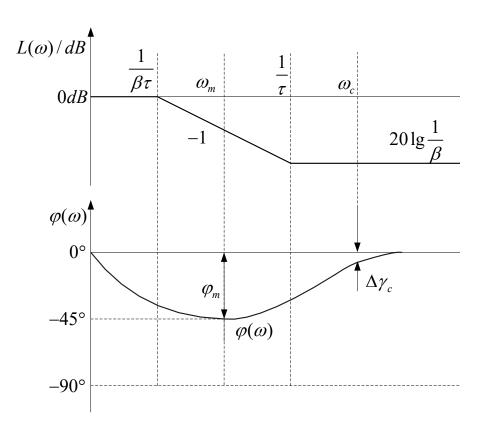
$$G_c(s) = \frac{\tau s + 1}{\beta \tau s + 1}$$

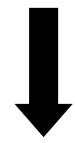
$$G(s) = G_o(s) \bullet G_c(s)$$

在应用时, ω_{m} 《 ω_{c}

$$20\lg|G(j\omega_c)| = 20\lg[|G_0(j\omega_c) \cdot G_c(j\omega_c)|] = 0$$

$$20\lg|G_0(j\omega_c)| + 20\lg|G_c(j\omega_c)| = 0$$





 $20\lg|G_0(j\omega_c)| = -20\lg|G_c(j\omega_c)|$ $= -20\lg(1/\beta) = 20\lg\beta$

利用迟后校正装置的高频衰减特性