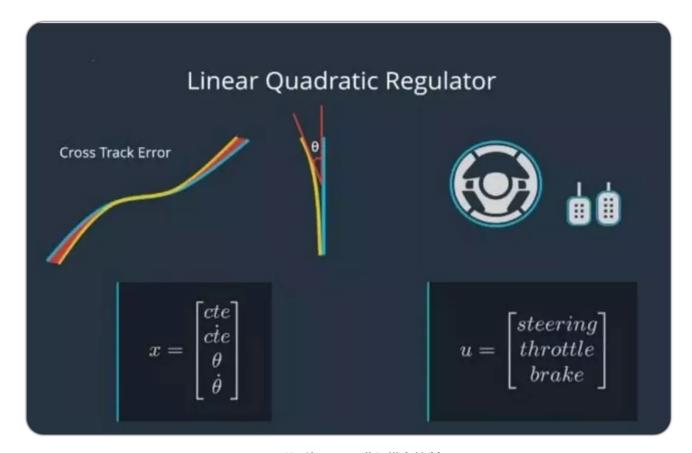
开发者说 | Apollo控制算法之LQR

LQR 理论是现代控制理论中发展最早也最为成熟的一种状态空间设计法。特别可贵的是,LQR可得到状态线性反馈的最优控制规律,易于构成闭环最优控制。

LQR 最优设计是指设计出的状态反馈控制器 K 要使二次型目标函数 J 取最小值,而 K 由权矩阵 Q 与 R 唯一决定,故此 Q、R 的选择尤为重要。

而且 Matlab 的应用为 LQR 理论仿真提供了条件,更为我们实现稳、准、快的控制目标提供了方便。



Apollo使用LQR进行横向控制

线性二次调节器 (Linear Quadratic Regulator 或LQR) 是基于模型的控制器,它使用车辆的状态来使误差最小化。

Apollo 使用 LQR 进行横向控制。横向控制包含四个组件:

横向误差

横向误差的变化率

朝向误差

朝向误差的变化率

变化率与导数相同,我们用变量名上面的一个点来代表。

我们称这四个组件的集合为X,这个集合X捕获车辆的状态。除了状态之外,该车有三个控制输入:**转向、加速**和制动。我们将这个控制输入集合称为U。

本文由社区开发者——卜大鹏撰写,整理出Apollo控制算法之LQR的推导过程。

以下, ENJOY

我们考虑有如下离散线性系统:

$$x_{t+1} = Ax_t + Bu_t, x_0 = x^{init} (1)$$

LQR的目标就是找到一组控制量 u_0,u_1 ,...使

 x_0, x_1, \dots 足够小,即系统达到稳定状态;

 u_0,u_1 ,...足够小,即花费较小的控制代价。

为了达到上述效果,定义代价函数:

$$J = \sum_{\tau=0}^{N-1} (x_{\tau}^T Q x_{\tau} + u_{\tau}^T R u_{\tau}) + x_N^T Q_f x_N$$
 (2)

其中x为**状态量**,u为**控制量**,Q为**状态权重矩阵**,R为**控制权重矩阵**, Q_f 为最终**状态权重矩阵,**N 为到达最终状态的**控制序列数**。

根据代价函数,再定义 $V_t(z)$ 表示为从t时刻的状态z开始,通过最优控制序列,获得的到结束后的最小代价。

$$V_t(z) = \min_{ut,\dots,u_{N-1}} \sum_{\tau=t}^{N-1} (x_{\tau}^T Q x_{\tau} + u_{\tau}^T R u_{\tau}) + x_N^T Q_f x_N$$
 (3)

根据公式3可得, 当t=N时有:

$$V_N(z) = z^T Q_f z \tag{4}$$

 $oldsymbol{V_N}$ 只和最终状态有关。可以想到如果t时刻获取最优控制,上一时刻t-1也应该是最优控制,这样可以通过 $oldsymbol{V_N}$ 倒推上一状态的控制来获取控制序列。

顺着这个思路,上一时刻与当前时刻的关系有:

$$V_t(z) = \min_{w} (z^T Q z + w^T R w + V_{t+1} (A z + B w))$$
 (5)

其中公式6是当前时刻的代价,公式7是当前时刻到下一时刻到最终时刻的代价。

$$z^T Q z + w^T R w \tag{6}$$

$$V_{t+1}(Az + Bw) (7)$$

因为当前状态z与优化命题无关,公式5可以改写为:

$$V_t(z) = z^T Q z + \min_{w} (w^T R w + V_{t+1} (A z + B w))$$
(8)

根据公式4形式,假设t时刻的代价有如下表达形式:

$$V_t(z) = z^T P_t z (9)$$

把 V_{t+1} 改写为与t时刻同样的形式,代入公式8后,有:

$$V_t(z) = z^T Q z + \min_{w} (w^T R w + (Az + Bw)^T P_{t+1} (Az + Bw))$$
 (10)

这样对于无约束凸优化问题,只需令其导数等于0即可求得最优解。对公式10中求最小控制量的矩阵求导得:

$$2w^{T}R + 2(Az + Bw)^{T}P_{t+1}B = 0 (11)$$

由公式11求最优控制 w^* 有:

$$w^* = -(R + B^T P_{t+1} B)^{-1} B^T P_{t+1} A z$$
(12)

将该控制量带入公式8,有:

$$V_t(z) = z^T Q z + w^{*T} R w^* + (Az + Bw^*)^T P_{t+1} (Az + Bw^*)$$
(13)

$$= z^{T} (Q + A^{T} P_{t+1} A - A^{T} P_{t+1} B (R + B^{T} P_{t+1} B)^{-1} B^{T} P_{t+1} A) z$$
 (14)

$$= z^T P_t z \tag{15}$$

公式15中 P_{t 为:}

$$P_t = Q + A^T P_{t+1} A - A^T P_{t+1} B (R + B^T P_{t+1} B)^{-1} B^T P_{t+1} A$$
 (16)

当t=N时有 $P_N=Q_f$,而

$$Q_f = Q_f^T \ge 0 \tag{17}$$

在由公式16中P的推导表达式可以得到,任意时刻t有表达式

$$P_t = P_t^T \ge 0 \tag{18}$$

至此,构造完满足凸优化条件的求解方程。

同时,当t相对于时域N很小时,P趋于稳定不变,有:

$$P_{ss} = Q + A^{T} P_{ss} A - A^{T} P_{ss} B (R + B^{T} P_{ss} B)^{-1} B^{T} P_{ss} A$$
 (19)

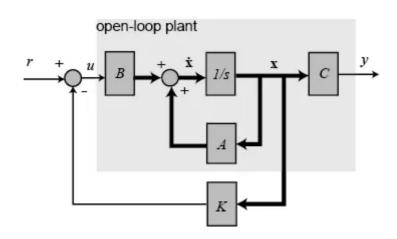
公式19被称为代数黎卡提方程,结合公式12,有:

$$u_t = K_{ss} x_t \tag{20}$$

其中,

$$K_{ss} = -(R + B^T P_{ss} B)^{-1} B^T P_{ss} Az (21)$$

原控制系统框图可以表示为:



其中K即为通过迭代求解黎卡提方程得到的等效闭环反馈矩阵。

至此, LQR算法求解过程可以总结为:

- 1. 令P等于最终状态权重矩阵;
- 2. 迭代黎卡提方程求出新的P;
- 3. 当两次P的差值足够小时,计算反馈矩阵K;
- 4. 根据反馈矩阵K获取最优控制量u;

采用《Apollo控制算法之汽车动力学模型》一文中的模型,代入AD、BD、 x_t , u_t 到以上算法对应各项,因模型中的CD项为常量,在LQR求解完成后加入即可获得最终所需的系统控制量。

Apollo中还在LQR算出的控制量后加入前馈等操作,本文就不做详细介绍。

*参考文献:

Professor Stephen Boyd, Stanford University, Winter Quarter 2008-09 Linear Dynamical Systems