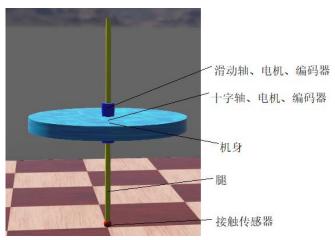
单腿跳跃机器人仿真设计

本文采用 webots2019b 进行仿真,算法主要参考 Marc Raibert 的"legged robots that balance"第二、三章。

1 模型



- 机身高 0.1m, 直径 0.6m, 重 15kg
- 腿最大长度 1.2m,初始长度 0.8m,直径 0.02m,质量 1kg
- 为模拟能量损耗,滑动轴有 0.2 的滑动摩擦系数和 10 的阻尼, webots 默认单位。

2控制系统

控制目标为实现单腿跳跃机器人稳定跳跃运动,能跳台阶、越障以及在外力干扰下恢复稳定。单腿跳跃机器人控制系统将跳跃、前进速度和身体姿态作为三个独立的控制问题。

跳跃高度控制(Hopping Heigh)

弹簧倒立摆模型将腿部模拟成一个弹簧,本文采用阻抗控制的方法,通过检测虚拟弹簧的伸长量,来计算滑动关节上直线电机的力 F_c:

$$F_{s} = k_{s} \left(r_{0} - r \right) \tag{1}$$

上式中, r_0 、r分别为弹簧原长和弹簧实际长度, k_s 是弹簧刚度,弹簧刚度决定了机器人弹跳的频率。

跳跃机器人有节奏的上下跳动,在弹簧腿的作用下,可以认为是机器人物理系统的势能和动能在能量层面的相互转换。在能量转换过程中,必然因阻尼、摩擦、碰撞等因素导致能量损失,结果系统总能量越来越少,弹跳高度越来越低,最终系统失稳。

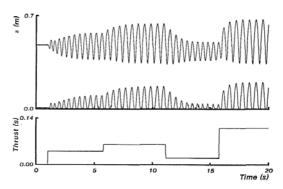
因此,必须在弹簧腿的伸长阶段(THRUST 相),为机身额外提供一个推力 F_{thrust} ,从而补充能量损失:

理论上, 可以通过下式来计算推力:

推力=(达到所需跳跃高度所需的能量-当前系统总能量)/时间或者下式:

推力=每个周期系统能量损耗/时间

但这里使用了一种更简单的方法。直观理解,**系统的能量损失应该是随着跳跃高度的增加而增加的,因此能量损失与跳跃高度是单调函数关系,所以对于每个固定的推力大小存在唯一的稳定跳跃高度,并且推力越大跳跃高度越大。**实际上,推力和跳跃高度之间的关系非常复杂,无法直接理论求解。Marc Raibert 采用了实验标定的方法,然后从中挑选一个比较稳定的推力大小。



如上图,图中 thrust 为推力,z 为高度。最上面曲线是质心高度,中间是足底高度,最下面曲线是推力大小。每隔 5s 改变一次推力的大小,可见机身高度与推力成正相关关系。

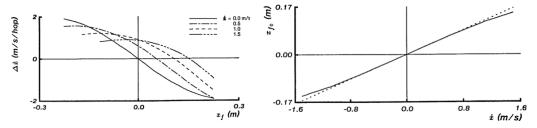
水平速度控制(Control Forward Speed)

核心思想:足底在飞行相结束时第一次接触地面时的位置(落地点)决定了随后支撑相的加速度。作者提出了三个概念:

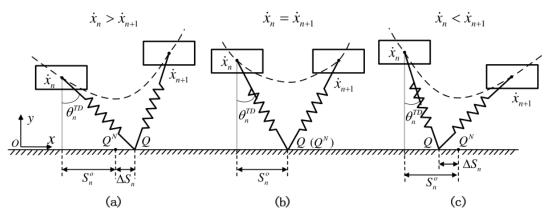
水平速度 (Forward Speed): 机身水平方向的前进速度。

净加速度 (net forward acceleration): 支撑相开始到支撑相结束这段时间机身水平速度增量。注意: 在飞行相, 忽略空气阻力, 仅受重力时, 机身水平速度不会改变。

中性点 (neutral point):对于每个水平速度,都有一个唯一的落地点,在此落地点上净加速度为 0。



图中 x_f 为落地点, \dot{x} 为水平速度, $\Delta \dot{x}$ 为净加速度。图左:对于不同的水平速度,总有一个落地点,使得净加速度为0,这一点称为中性点。图右:水平速度与中性点之间的关系,水平速度小于1m/s 时,几乎是条直线。



如上图, S_n° 表示中性点位置。

- a: 当落地点在落在比中性点远的位置时, 一部分动能转化为势能, 系统在支撑相阶段减速, 净加速度<0。
- b: 当落地点在落在中性点时,一部分动能转化为势能,净加速度=0。
- c: 当落地点在落在比中性点近的位置时, 一部分势能转化为动能, 系统在支撑相阶段加速, 净加速度>0。

因此,落地点决定了支撑相的净加速度,通过净加速度可以调整水平速度。

计算落地点

落足点的计算包含两个因素:一个是通过估计水平速度,来估计中性点的位置;第二个是水平速度的误差用于计算净加速度,从而计算为了实现这个净加速度,落足点相对于中性点的偏移量。两者直接相加,得到落足点。 首先计算中性点:

$$\mathbf{x}_{f0} = \frac{\dot{\mathbf{x}}T_s}{2} \tag{3}$$

上式中, $\dot{\mathbf{x}}$ 为水平速度的状态估计,其算法在后续小节中详细介绍。 T_s 为上一个支撑相的持续时间,即足底传感器触地到足底传感器离地的时间。

为了使机器变速,控制系统引入了不对称性。需要加速来稳定水平速度,以防止误差和外部干扰,并从一个水平速度改变到另一个水平速度。<mark>为了主动地给机器人变速,控制系统主动在落地点和中性点之间增加一个偏移量,使用水平速度误差的线性函数来确定该偏移量</mark>:

$$\mathbf{x}_{f\Delta} = \mathbf{k}_{\dot{x}} \left(\dot{\mathbf{x}} - \dot{\mathbf{x}}_{d} \right) \tag{4}$$

其中, $\dot{\mathbf{x}}$ 是水平速度的状态估计, \mathbf{k}_x 是可调的反馈增益, \mathbf{x}_d 是期望速度。本文中,含有下标d的符号,不加说明时都是指期望值(desire)。

结合(1)(2)可得:

$$\mathbf{x}_f = \frac{\dot{\mathbf{x}}T_s}{2} + \mathbf{k}_{\dot{x}} \left(\dot{\mathbf{x}} - \dot{\mathbf{x}}_d \right) \tag{5}$$

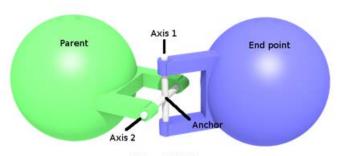
注意,上式中落足点为{H}坐标系下落足点,具体定义见下一节。

控制落足点

定义三个坐标系 $\{W\}$ 、 $\{H\}$ 和 $\{B\}$ 。坐标系 $\{W\}$ 是在实验室固定的世界坐标系。坐标系 $\{H\}$ 的原点随髋部移动,但其方向与 $\{W\}$ 的方向保持平行。对于 $\{W\}$ 和 $\{H\}$,y与重力矢量对齐并向上为正。 $\{B\}$ 固定在机身上,原点与 $\{H\}$ 相同。参考webots惯性单元,可得旋转变换:

$$\begin{cases} {}_{H}^{B}\mathbf{R} = RotY(yaw)RotZ(pitch)RotX(roll) \\ {}_{B}^{H}\mathbf{R} = {}_{H}^{B}\mathbf{R}^{T} \\ {}_{B}^{H}\mathbf{p} = {}_{H}^{B}\mathbf{R}^{B}\mathbf{p} \\ {}_{B}^{B}\mathbf{p} = {}_{B}^{H}\mathbf{R}^{H}\mathbf{p} \end{cases}$$

(6)



Hinge 2 joint

X 轴电机和 Z 轴电机虽然在同一空间位置上,但其转动顺序对运动学解有影响。参考上图 webots 的 hinge2jiont 模型,可见 Axis2(对应 Z 轴电机)在 Parent 节点上,Axis1(对应 X 轴电机)在 End point 节点上,因此逆运动学为:

$$\begin{cases} \gamma_{xd} = atan\left(\frac{-z}{-y}\right) \\ r = \sqrt{x^2 + y^2 + z^2} \\ \gamma_{zd} = asin\left(\frac{x}{r}\right) \end{cases}$$
(7)

其中,r 为杆长,可直接由距离传感器测得。 $^Bp=\begin{bmatrix}x&y&z&1\end{bmatrix}^T$ 为{**B**}坐标系下足底坐标。

采用一个简单的线性伺服系统控制关节角度:

$$\mathbf{\tau} = -\mathbf{k}_{p} \left(\mathbf{\gamma} - \mathbf{\gamma}_{d} \right) - \mathbf{k}_{v} \dot{\mathbf{\gamma}} \tag{8}$$

上式中, τ 是关节电机的扭矩, γ 、 $\dot{\gamma}$ 是传感器测得的关节位置和速度, γ_d 是期望关节角。 $\mathbf{k}_n\mathbf{k}_v$ 分别是伺服系统的弹簧和阻尼。

水平速度的状态估计

在飞行阶段,不考虑空气阻力,仅受垂直方向的重力,水平速度不变。因此水平速度

的状态估计是在支撑相实现的, 正运动 if 学:

$${}^{B}\mathbf{p} = \begin{bmatrix} r \cdot \sin \gamma_{z} \\ -r \cdot \cos \gamma_{z} \cos \gamma_{x} \\ -r \cdot \cos \gamma_{z} \sin \gamma_{x} \\ 1 \end{bmatrix}$$
(9)

转换到{H}坐标系下:

$${}^{H}\mathbf{p} = {}^{B}_{H}\mathbf{T}^{B}\mathbf{p} \tag{10}$$

假设足底不打滑,即足底点与世界坐标系刚性连接,则足底在{**H**}下的运动与{**H**}在{**W**}下的运动大小相等,方向相反。即:

$$\dot{\mathbf{x}} = \begin{bmatrix} -^{H} \dot{\mathbf{p}}.\mathbf{x} \\ -^{H} \dot{\mathbf{p}}.\mathbf{z} \end{bmatrix} \tag{11}$$

姿态控制(Control Body Attitude)

控制系统通过在支撑相对臀部关节施加扭矩来保持身体姿态。由于角动量在飞行过程中是守恒的,所以只有支撑相才能改变系统的角动量。在支撑相,脚和地面之间的摩擦允许向身体施加扭矩,而不会引起腿部较大的加速度。控制系统通过一个线性伺服来实现:

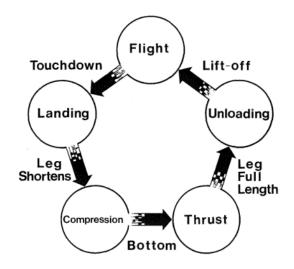
$$\boldsymbol{\tau} = -\left(-\mathbf{k}_{p}\left(\boldsymbol{\theta} - \boldsymbol{\theta}_{d}\right) - \mathbf{k}_{v}\dot{\boldsymbol{\theta}}\right) \tag{12}$$

其中, $\mathbf{\theta} = \begin{bmatrix} pitch \\ roll \end{bmatrix}$,注意,尽管陀螺仪的正方向和关节电机传感器的正方向相同,但是关节电机的扭矩作用在腿部和作用在身体上的方向是相反的,因此式 12 和式 8 差了一个负号。

状态机

跳跃机器人根据自身的运行阶段,分为五种状态,这五种状态名称、触发条件、以及在该状态下机器人执行的命令见下表:

| 1, 11 0 0 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 | | |
|---|---------|------------------|
| 状态 | 触发事件 | 行为 |
| LOADING | 足底传感器触地 | 臀部扭矩为 0 |
| | | 腿模拟弹簧 |
| COMPRESSION | 腿长小于阈值 | 臀部调整机身姿态 |
| | | 腿模拟弹簧 |
| THRUST | 腿长导数为正 | 臀部调整机身姿态 |
| | | 腿模拟弹簧+推力(thrust) |
| UNLOADING | 腿长大于阈值 | 臀部扭矩为 0 |
| | | 腿模拟弹簧 |
| FLIGHT | 足底传感器离地 | 控制足底移动到落足点 |
| | | 腿部保持最大伸长量 |



讨论群:

