# 全球定位

#### 曹家豪 软件2204 2226114017

- 1. 过去如何确认方位?
  - 。 指南针
  - 。 经、纬度定位

用太阳投影长度等确定纬度(相对容易)

将经度转换为确认时间的问题(在大海上航行存在较大误差)

。 近代: 雷达

2. 全球定位系统: 世界现有全球定位系统(卫星定位): GPS、GLONASS、伽利略、北斗

## 卫星定位的基本模型构建:

#### 建模背景:

- 1. 每人每时每刻头顶卫星数大概在6~10颗
- 2. 每颗卫星沿其固定轨道运行,都会向外发送信号
- 3. 以地球中心为原点建立x、y、z三维直角坐标系,以此表示位置
- 4. 地球上的人可以接受到多组卫星信号包(信息包括卫星的位置、发信号即时时间)
- 5. 人自身的坐标通过卫星坐标和人与卫星的距离来确定

## 建模过程

主要通过 建模背景 (5) 的原理列出方程组, 如:

 $(x-x_{{\hbox{\it D}}{\hbox{\it E}}})^2+(y-y_{{\hbox{\it D}}{\hbox{\it E}}})^2+(z-z_{{\hbox{\it D}}{\hbox{\it E}}})^2=[(t-t_{{\hbox{\it D}}{\hbox{\it E}}})^*c]$ 

像这样的方程可列出5~10个(由头顶卫星数确定),则可利用消元以及矩阵求解四个未知数,得到 人的坐标以及实时时间

## 模型分析

- 。 误差来源:
- 1. 卫星的时钟是否精准, 是否同步
- 2. 轨道的偏差
- 3. 其他: 电离层延迟、对流层延迟、接收机噪声
- 。 通过方程两边对 t 的求导,求解x、y、z的大致误差

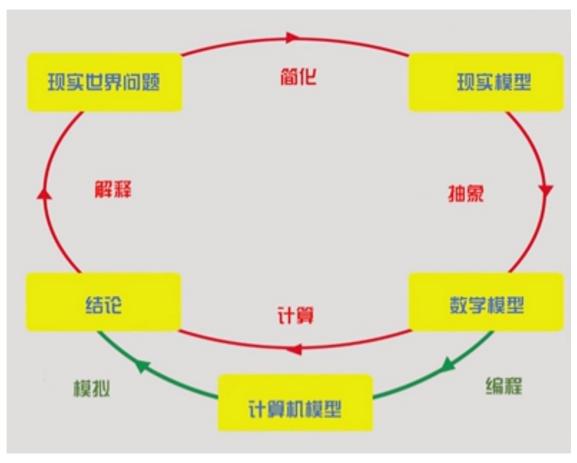
## 模型评价

该模型主要从**科学可行性**解决问题,可以基本满足求解**时间**上的需求(误差较小),但对**空间**(即人的坐标)求解存在较大误差,表现不够精确;距离**工程可行性**仍有技术问题需要解决。

### 模型改进

倘若人的位置是静态的,则可以持续获取卫星坐标,通过傅里叶变换等处理数据减少误差;还有其他地面上的辅助手段可以增加数据参数等。

#### 3. 获得数学建模的基本步骤



#### 4. 提出问题

在得到形如  $(x-x_{卫星})^2+(y-y_{卫星})^2+(z-z_{卫星})^2=[(t-t_{卫星})^*c]$  这样的  $6\sim10$  组方程后,我们该如何求出 其解(x,y,z,t)?

#### 解答:

在这里我们利用最小二乘思想获得最佳拟合解:

#### 1. 构建残差函数

对于第i组方程:

 $(x - x_{\overline{D}} = i)^2 + (y - y_{\overline{D}} = i)^2 + (z - z_{\overline{D}} = i)^2 = [(t - t_{\overline{D}} = i)^2]$ 

我们将右边移项,定义残差r<sub>i</sub>为:

 $r_i = (x - x_{\underline{D}\underline{E}i})^2 + (y - y_{\underline{D}\underline{E}i})^2 + (z - z_{\underline{D}\underline{E}i})^2 - [(t - t_{\underline{D}\underline{E}i}) * c]^2$ 

#### 2. 构建代价函数

我们的目标是找到(x,y,z,t)使残差的平方和最小, 即:

J = Σ r<sub>i</sub>^2 最小

#### 3. 求解非线性方程组

这是一个含有4个未知数的非线性方程组,查阅资料,得知我们可以使用数值优化算法如高斯-牛顿法或Levenberg-Marquardt算法来求解。

需要给出(x,y,z,t)的一个合理初始猜测值,算法会迭代更新这些值,使代价函数J不断减小,直到收敛到最小值时得到最优解。

#### • 算法大致逻辑如下:

- 1. 定义残差函数res(x,y,z,t),对于每一组已知卫星位置(x,y,z)和时间t,计算其与未知解(x,y,z,t)的距离残差。
- 2. 定义代价函数cost(x,y,z,t)为所有残差的平方和。
- 3. 给出(x,y,z,t)的一个合理初始猜测值(x0,y0,z0,t0)。
- 4. 使用迭代优化算法如高斯-牛顿法或Levenberg-Marquardt算法:
  - a) 计算当前代价函数值cost(x0,y0,z0,t0)和代价函数对(x,y,z,t)的雅可比矩阵。
  - b) 根据雅可比矩阵和其它额外信息(如Hessi矩阵)计算(x,y,z,t)的步长或修正值(delta\_x,delta\_y,delta\_z,delta\_t)。
  - c) 计算新解(x\_new,y\_new,z\_new,t\_new) = (x0,y0,z0,t0) + (delta\_x,delta\_y,delta\_z,delta\_t)。
  - d) 若新解的代价函数值cost(x\_new,y\_new,z\_new,t\_new)小于旧解,则更新(x0,y0,z0,t0)为新解。否则需要适当调整步长等参数,防止发散。
  - e) 重复上述步骤,直到满足终止条件(如迭代次数上限、残差平方和小于阈值等)。
- 5. 输出最终解(x0,y0,z0,t0)作为最小二乘解。

#### 4. 几何约束

值得注意的是,单纯使用这5组方程,方程组可能无解或有多解。我们需要确保有足够的几何约束,也就是5个卫星的位置需要足够分散,从不同角度对目标点进行观测,这样才能使未知数的解是唯一的。

通过上述步骤,利用数值优化算法,我们可以解出x,y,z,t的最佳估计值