周报

参数设定

将宇航楼楼顶的水平点设为原点构建了ENU坐标系,楼顶的坐标(LLA坐标系)为[30.534 114.361 50],反射点的坐标为[30.534 114.351 0]。选取2025年1月1日8:00开始,通过这个参数设置:

My Settings		
Time of almanac:	2025-01-01	
Time zone:	UTC +08:00	
Visible period:		
2025-01-01 08:00 - 2025-01-01 14:00		
Latitude:	N 30° 32' 2.4"	
Longitude:	E 114° 21' 3.6"	
Height:	50 m	
Elevation cutoff:	30 °	

找到了符合条件的GPS卫星,并记录他们的六根参数:

名称	中文名称
Eccentricity:	离心率
Semimajor axis:	半长轴
Right ascension of ascending node:	升交点赤经
Argument of perigee:	近地点辐角
Mean anomaly:	平近点角
Inclination:	轨道倾角

计算位置,仍然采用aerospace toolbox。对于这个工具箱,需要在GCRF中的六根参数,接收的六根参数是:

名称	中文名称
Eccentricity:	离心率
Semimajor axis:	半长轴
Right ascension of ascending node:	升交点赤经
Argument of periapsis:	近心点辐角
True anomaly:	真近点角
Inclination:	轨道倾角

因此需要进行转换。(perigee和periapsis指同一量)

但平近点角需要转换为真近点角。设平近点角为M,偏近点角为E,真近点角为 θ ,首先通过迭代法求偏近点角的数值解:

$$M = E - e \sin E$$

再求真近点角:

$$heta = rctanrac{\sqrt{1-e^2}\sin E}{\cos E - e}$$

其中e是离心率。

计算分辨率

计算完成之后,将卫星六根数导入并计算轨道和速度,将其带入分辨率计算函数,即能够获得相 应的分辨率数据,通过循环迭代即可获得图像。

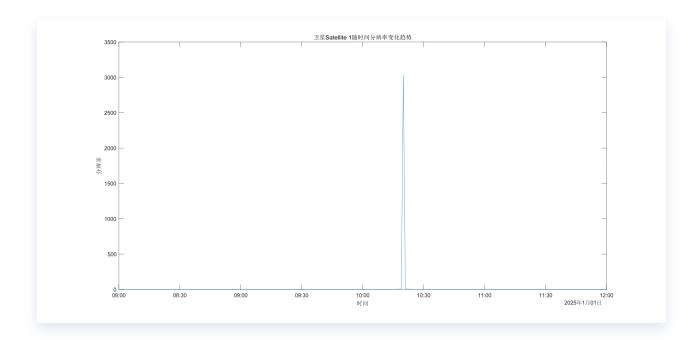
代码如:

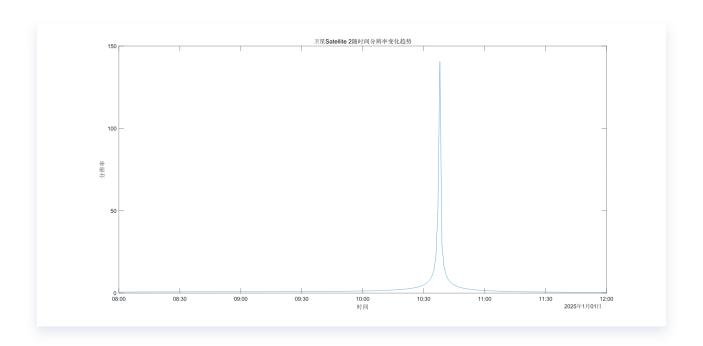
```
PRO=[30.534 114.361 50];%观测
PRflat=[30.534 114.361 0];%原点
TA=[30.534 114.351 0];%反射点
%GPS卫星六根数,顺序: Eccentricity, Semimajor axis, RAAN, Argument of perigee,
Mean
%anomaly, Inclination
G02=[0.016548 26559593.0 -111.623 -60.930 -42.868 -55.371];
G03=[0.005665 26559593.0 -46.336 65.644 120.500 56.587];
G04=[0.003235 26559593.0 15.315 -169.998 -68.494 55.403];
%时间
starttime=datetime(2025,1,1,8,0,0,"TimeZone","Asia/Shanghai");
durationtime=hours(4);
sampletime=60;% s
```

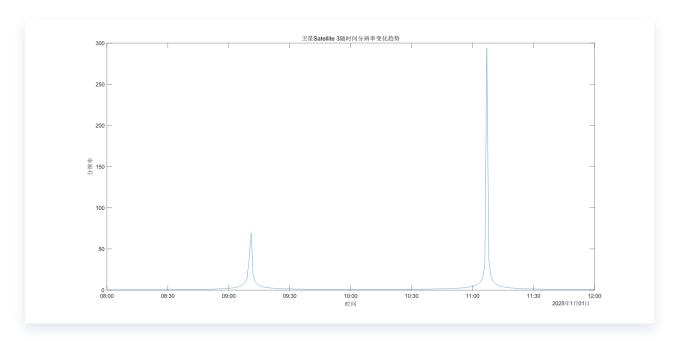
```
%%设定和导入卫星
sc = satelliteScenario(starttime, starttime+durationtime, sampletime);
%导入卫星
sc=GPSImport(sc,G02);
sc=GPSImport(sc,G03);
sc=GPSImport(sc,G04);
%% 获取位置和预报
[position, velosity] = states(sc. Satellites, CoordinateFrame='ecef');
% 获取地面站 ECEF 坐标
gsECEF = lla2ecef(PRflat);
% 转换卫星坐标为ENU
[xn_pos, ye_pos, zup_pos] = ecef2enu(position(1,:,:), position(2,:,:), position(3,:,:)
), PRflat(1), PRflat(2), PRflat(3), wgs84Ellipsoid);
[xn_vel,ye_vel,zup_vel]=ecef2enu(velosity(1,:,:),velosity(2,:,:),velosity(3,:,:
), PRflat(1), PRflat(2), PRflat(3), wgs84Ellipsoid);
xn_pos=squeeze(xn_pos);
ye_pos=squeeze(ye_pos);
zup_pos=squeeze(zup_pos);
xn_vel=squeeze(xn_vel);
ye_vel=squeeze(ye_vel);
zup_vel=squeeze(zup_vel);
%% 计算分辨率和作图
% 以原点将发射机等转换成ENU坐标系
PR_enu=lla2enu(PR0,PRflat,"flat")';
TA_enu=lla2enu(TA,PRflat,"flat")';
x=starttime:seconds(sampletime):starttime+durationtime;
S_ground=zeros(size(xn_pos,1),3);
for i=1:3
    for j=1:size(xn_pos,1)
        S_ground(j,i)=Calcu_relsolution_fix_receiver([xn_pos(j,i); ye_pos(j,i);
zup_pos(j,i)],[xn_vel(j,i); ye_vel(j,i); zup_vel(j,i)],TA_enu,PR_enu,
[0;30;0]);%缓慢运动
    end
    figure;
    plot(x,S_ground(:,i));
    title(sprintf("卫星%s随时间分辨率变化趋势",sc Satellites Name(i)));
    xlabel("时间");
```

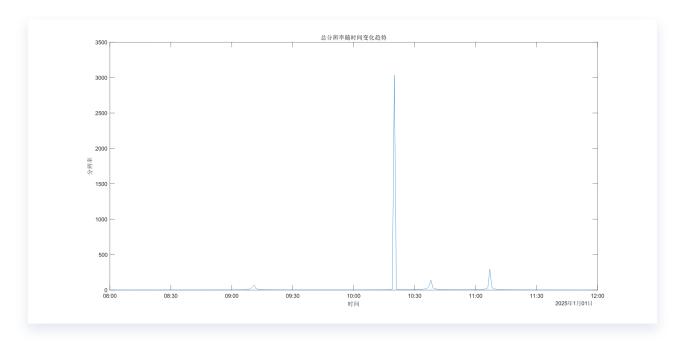
```
ylabel("分辨率");
end
figure;
plot(x,sum(S_ground,2));
title("总分辨率随时间变化趋势");
xlabel("时间");
ylabel("分辨率");
function sc=GPSImport(sc,orbit)
%计算真近地点
e=orbit(1);
M=orbit(5);
fun=@(E) E-e*sind(E)-M;
E=fzero(fun,M);
theta=atand((sqrt(1-e^2)*sind(E))/(cosd(E)-e));
satellite(sc,orbit(2),e,orbit(6),orbit(3),orbit(4),theta);
end
```

得到的图像:









优化问题

在本问题中,假设了水平位置0的点进行测试,则目标优化的变量是ENU坐标系下的500m内的一点[xe yn]和时间t共3个变量,目标是让三颗卫星的分辨率和最小。

使用Matlab Optimization Toolbox, 首先构建一个外壳调用目标函数:

```
function [S_ground_sum] = Calcu_relsolution_optimization_shell(best_position,
time, PT_list,VT_list,PR,VR)
%CALCU_RELSOLUTION_OPTIMIZATION_SHELL 优化壳
% best_position: 优化量
% time: 优化量
% PT_list: 预测的发射卫星坐标
% VT_list: 预测的发射卫星速度
% 地面反射点的坐标TA、接收机的速度VR
% 输出分辨面积和
TA=[best_position; 0];
S_ground_sum=0;
for i=1:3
S_ground_sum=S_ground_sum+Calcu_relsolution_fix_receiver(squeeze(PT_list(time,
i,:)),squeeze(VT_list(time,i,:)),TA,PR,VR);
end
end
```

通过优化控件设计一个优化目标,使用遗传算法求解:



代码是:

```
PRO=[30.534 114.361 50];%观测
PRflat=[30.534 114.361 0];%原点
TA=[30.534 114.351 0];%反射点
%GPS卫星六根数, 顺序: Eccentricity, Semimajor axis, RAAN, Argument of perigee,
Mean
%anomaly, Inclination
G02=[0.016548 26559593.0 -111.623 -60.930 -42.868 -55.371];
GO3=[0.005665 26559593.0 -46.336 65.644 120.500 56.587];
G04=[0.003235 26559593.0 15.315 -169.998 -68.494 55.403];
%时间
starttime=datetime(2025,1,1,8,0,0,"TimeZone","Asia/Shanghai");
durationtime=hours(4);
sampletime=60;% s
sc = satelliteScenario(starttime, starttime+durationtime, sampletime);
%导入卫星
sc=GPSImport(sc,G02);
sc=GPSImport(sc,G03);
sc=GPSImport(sc,G04);
%% 获取位置和预报
[position, velosity] = states(sc. Satellites, CoordinateFrame='ecef');
```

```
% 获取地面站 ECEF 坐标
gsECEF = lla2ecef(PRflat);
% 转换卫星坐标为ENU
[xn_pos,ye_pos,zup_pos]=ecef2enu(position(1,:,:),position(2,:,:),position(3,:,:
), PRflat(1), PRflat(2), PRflat(3), wgs84Ellipsoid);
[xn_vel,ye_vel,zup_vel]=ecef2enu(velosity(1,:,:),velosity(2,:,:),velosity(3,:,:
), PRflat(1), PRflat(2), PRflat(3), wgs84Ellipsoid);
xn_pos=squeeze(xn_pos);
ye_pos=squeeze(ye_pos);
zup_pos=squeeze(zup_pos);
xn_vel=squeeze(xn_vel);
ye_vel=squeeze(ye_vel);
zup_vel=squeeze(zup_vel);
% 以原点将发射机等转换成ENU坐标系
PR_enu=lla2enu(PR0,PRflat,"flat")';
TA_enu=lla2enu(TA,PRflat,"flat")';
x=starttime:seconds(sampletime):starttime+durationtime;
PT_list=cat(3,xn_pos, ye_pos, zup_pos);
VT_list=cat(3,xn_vel, ye_vel, zup_vel);
VR=[0;30;0];
% 创建优化变量
best_position = optimvar("best_position",2,1);
time = optimvar("time", "Type", "integer", "LowerBound", 1, "UpperBound", 241);
% 设置求解器的初始起点
initialPoint best_position = zeros(size(best_position));
initialPoint time = repmat(241, size(time));
% 创建问题
problem = optimproblem;
% 定义问题目标
problem Objective = fcn2optimexpr(@Calcu_relsolution_optimization_shell,
    best_position,time,PT_list,VT_list,PR_enu,VR);
% 定义问题约束
problem Constraints = norm([best_position;0]-PR_enu) ≤ 500;
% 显示问题信息
show(problem);
```

```
% 求解问题
[solution,objectiveValue,reasonSolverStopped] = solve(problem,initialPoint);

% 显示结果
solution
reasonSolverStopped
objectiveValue

% 清除变量
clearvars best_position time initialPoint reasonSolverStopped objectiveValue

timeline=starttime:seconds(sampletime):starttime+durationtime;
disp("最终解: 坐标: ");
disp([solution_best_position;0]);
disp("时间: "+string(timeline(solution_time)));
```

最后解得,在ENU坐标系下,坐标为[10.4486-0.94240],时间为1月1日早上8时,分辨率达到最小值0.1716.