doi: 10.3969/j.issn.1000-8349.2019.03.08

利用 GNSS 测量射电望远镜参考点的 仿真分析

刘 耘 1,2,3, 陈卯蒸 1,2, 刘志勇 1,2

(1. 中国科学院 新疆天文台,乌鲁木齐 830011;2. 中国科学院 射电天文重点实验室,南京 210008;3. 中国科学院大学,北京 100049)

摘要: 高精度测量射电望远镜参考点和轴线偏差等参数,对建立天线指向模型和本地连接参数、 提高测站坐标精度等具有重要意义。为完成新建射电望远镜参考点初始参考值的快速测定,根 据望远镜的旋转模型,结合常规静态归心测量方法和随机动态测量方法,提出了一种利用 GNSS 天线代替测量靶标实现望远镜参考点测量的方法。通过仿真分析验证了该方法的合理性和有效 性,并分析了数据点个数和数据点测量精度对天线参考点和轴线偏差解算精度的影响。

关 键 词: 射电望远镜; 参考点; 轴线偏差; GNSS; 仿真分析

中图分类号: P228.6 文献标识码: A

1 引 言

地球参考框架是地球参考系统的具体实现,国际地球参考框架 (ITRF) 是最精密的地 球参考框架,是对甚长基线干涉测量 (VLBI)、卫星激光测距 (SLR)、全球卫星导航系统 (GNSS)、多普勒定轨和无线电定位技术 (DORIS) 等多种空间大地测量技术的观测数据进行 综合处理后建立起来的。对并置站各空间测地技术参考点之间的三维坐标差,即本地连接参 数^[1, 2]可进行这种综合处理。要获得本地连接参数需要精确测量各测站参考点的坐标和轴线 偏差。同时,完成天线参考点的精确测定也是建立天线指向模型的重要前提。射电望远镜的 参考点是一个几何点,通常位于设备内部,无法直接测量。

目前对 VLBI 天线参考点的测量方法主要分为以下三种。(1) 测地 VLBI 方法^[3, 4]。待 测站与具备高精度测站坐标的台站构成基线,通过观测高精度坐标已知的河外射电源,就

收稿日期: 2018-11-14; 修回日期: 2019-01-21

资助项目: 973 项目 (2015CB857100);国家重点研发计划 (2018YFA0404603);中国科学院西部之光项目 (XBQN-A-1);中国科学院天文台站设备更新及重大仪器设备运行专项经费支持项目;中国科学院天文大科学研究中心 前瞻课题

通讯作者:刘志勇,liuzhy@xao.ac.cn

能解算出待测站天线参考点的坐标。测地 VLBI 方法精度最高,通过积累多年数期的 VLBI 联测资料,可不断提高测站坐标的精度。(2)常规静态归心测量法[5-11]。在天线周围布设局 域控制网,通过常规大地测量获得各测点的本地坐标。利用 GNSS 测量各测点的地心 3D 坐 标,经数据解析得到本地坐标与地心坐标之间的转换关系。以局域网中的测点为基准,使用 全站仪测量望远镜上靶标的本地坐标。以方位俯仰型天线为例,测量方位轴的数据点时,设 俯仰角不变,且望远镜以特定的方式绕方位轴旋转,人们通过对采集的数据点进行空间圆拟 合可以确定方位轴的位置和方向:采用类似的方式还可以确定俯仰轴的位置和方向。根据 方位轴和俯仰轴的空间关系可以解算出参考点坐标和轴线偏差。常规静态归心测量方法需 要在天线周围设立测量基墩, 拟合出参考点坐标之后, 还需要从本地坐标转换为地心坐标, 因此测量过程较繁琐。(3)随机动态测量方法^[12-17]。这是近年来提出的新方法,通过建立天 线上某点的坐标与天线参数和天线指向的数学模型,以天线的方位角和俯仰角作为已知量, 获得天线在不同方位俯仰时的数据,从而解算出天线的参数。随机动态测量方法不再限定天 线以特定方式旋转,无需额外占用天线的正常观测时间就可以实现对天线参考点和轴线偏 差的测量与监测。在随机动态测量方法的数学模型中,我们将天线的俯仰角和方位角作为已 知量进行数据解算,这对于还未精确建立指向模型的新建望远镜并不适用^[11]。结合常规静 态测量方法和随机动态测量方法,本文提出一种以 GNSS 天线代替测量靶标从而实现天线 参考点测量的方法,能够快速测定新建射电望远镜参考点的初始参考值。为了验证该方法的 可行性,我们对模拟数据进行了仿真分析,并研究了数据点个数和数据点测量精度对天线参 数解算精度的影响。

2 方法与模拟数据

2.1 方法



图 1 方位俯仰型天线参考点示意图

射电望远镜的参考点定义为俯仰轴和方位轴的 公垂线在方位轴上的垂足,公垂线的长度即为轴线 偏差^[6]。本文以方位俯仰型天线为例,方位俯仰型 天线的参考点如图1所示。天线的俯仰轴绕方位轴 旋转,天线绕俯仰轴和方位轴旋转。在测量时将两 个GNSS 天线安装在望远镜主反射面两侧边缘的位 置^[15],利用铅垂仪的方式安装 GNSS 天线,可确保 望远镜在不同的方位俯仰时,GNSS 天线始终指向 天顶,并避免天线对 GNSS 信号的遮挡和干扰。射 电望远镜在两种不同的旋转方式下利用 GNSS 采集

数据。第一种为望远镜绕某个轴以特定的方式旋转。当天线俯仰角固定及望远镜绕方位轴旋转时,GNSS 天线的运动轨迹是空间圆;当天线方位角固定及望远镜绕俯仰轴旋转时,由于射电望远镜受结构的限制,GNSS 天线的运动轨迹是空间圆上小于 1/4 的圆弧段。另一种 是射电望远镜随机旋转。因为望远镜方位角在 0°~360°之间变化,而俯仰角的变化范围是 5°~88°,所以 GNSS 天线采集的点是球体上的带状区域内的散点。我们利用第一种旋转方 式下获取的数据点,对望远镜绕方位轴和俯仰轴旋转得到的数据点分别进行空间圆拟合,并 根据拟合空间圆的圆心和空间圆所在平面的法向量确定方位轴及俯仰轴的方向和位置;再 根据方位轴和俯仰轴的空间位置关系解算出望远镜的参考点坐标和轴线偏差。我们利用第 二种旋转方式下获取的数据点进行球体拟合,得到的球心坐标即为望远镜的参考点坐标。第 二种采集数据点的方法可用于连续监测射电望远镜参考点。我们拟采用徕卡 GR50 接收机。 徕卡 GR50 的静态定位精度是平面为 $3 \text{ mm} + 3 \times 10^{-7} D$ (rms),高程为 $5 \text{ mm} + 3 \times 10^{-7} D$ (rms);动态测量精度是平面为 $8 \text{ mm} + 1 \times 10^{-6} D$ (rms),高程为 $15 \text{ mm} + 1 \times 10^{-6} D$ (rms), D表示测量的距离。扼流圈天线具有出色的抑制多路径功能,但是质量较大,不利于安装 加工,因此拟采用质量较小的徕卡 AS10 天线。

2.2 模拟数据

本文以南山 26m 射电望远镜为基础,构造口径为 26m,参考点的地心坐标为 (228310.2523,4631922.7549,4367064.0462)m 的方位俯仰型望远镜,根据望远镜的旋 转模型产生模拟的数据点。在距离射电望远镜大约 200m 的地方有 GNSS 基准站,在测量 时以 GNSS 基准站作为基准。俯仰角 α 分别为 25°和 88°,方位角以 20°间隔改变时,一个 GNSS 天线获取的模拟数据如表 1 所示。望远镜在 4 个不同的方位时,俯仰角在 10°~88° 内以固定的角度间隔改变,模型分别生成 4 组模拟数据,其中每组数据包括两个 GNSS 天 线获取的数据点。俯仰角以 10°间隔改变时,一组由模型所生成的模拟数据如表 2 所示。望 远镜随机旋转时,模型所生成模拟数据中的 60 个数据点如表 3 所示。

	$\alpha = 25^{\circ}$			$\alpha = 88^{\circ}$		
序号	X	Y	Z	X	Y	Z
1	228310.2523	4631938.3657	4367068.0764	228310.2523	4631935.7591	4367073.5766
2	228304.9131	4631937.4242	4367068.0764	228305.8046	4631934.9749	4367073.5766
3	228300.2179	4631934.7134	4367068.0764	228301.8933	4631932.7167	4367073.5766
4	228296.733	4631930.5603	4367068.0764	228298.9903	4631929.257	4367073.5766
5	228294.8787	4631925.4657	4367068.0764	228297.4456	4631925.0131	4367073.5766
6	228294.8787	4631920.0441	4367068.0764	228297.4456	4631920.4967	4367073.5766
7	228296.733	4631914.9495	4367068.0764	228298.9903	4631916.2528	4367073.5766
8	228300.2179	4631910.7964	4367068.0764	228301.8933	4631912.7931	4367073.5766
9	228304.9131	4631908.0856	4367068.0764	228305.8046	4631910.5349	4367073.5766
10	228310.2523	4631907.1441	4367068.0764	228310.2523	4631909.7507	4367073.5766
11	228315.5915	4631908.0856	4367068.0764	228314.7	4631910.5349	4367073.5766
12	228320.2867	4631910.7964	4367068.0764	228318.6113	4631912.7931	4367073.5766
13	228323.7716	4631914.9495	4367068.0764	228321.5143	4631916.2528	4367073.5766
14	228325.6259	4631920.0441	4367068.0764	228323.059	4631920.4967	4367073.5766
15	228325.6259	4631925.4657	4367068.0764	228323.059	4631925.0131	4367073.5766
16	228323.7716	4631930.5603	4367068.0764	228321.5143	4631929.257	4367073.5766
17	228320.2867	4631934.7134	4367068.0764	228318.6113	4631932.7167	4367073.5766
18	228315.5915	4631937.4242	4367068.0764	228314.7	4631934.9749	4367073.5766

表1 1	俯仰角分别为 25°	和 88°	时方位角以 20°	间隔改变生成模拟数据的点坐标
------	------------	-------	-----------	----------------

 \mathbf{m}

 \mathbf{m}

表 2 方位角固定, 俯仰角以 10°间隔改变生成模拟数据的点坐标

	GNSS1			GNSS2		
序号	X	Y	Z	X	Y	Z
1	228298.8301	4631928.971	4367073.5766	228321.3467	4631915.971	4367073.5766
2	228298.0052	4631927.5421	4367073.374	228 320.521 8	4631914.5421	4367073.374
3	228297.2103	4631926.1655	4367072.888	228 319.726 9	4631913.1655	4367072.888
4	228296.4698	4631924.8828	4367072.1334	228 318.986 4	4631911.8828	4367072.1334
5	228295.806	4631923.7331	4367071.133	228 318.322 6	4631910.7331	4367071.133
6	228295.2392	4631922.7513	4367069.9173	228317.7558	4631909.7513	4367069.9173
7	228294.7865	4631921.9673	4367068.5232	228317.3031	4631908.9673	4367068.5232
8	228294.4618	4631921.4048	4367066.993	228316.9784	4631908.4048	4367066.993

表 3 望远镜随机旋转时生成模拟数据的其中 60 个点坐标

农 3 至此说随机旋转时主风铁狄奴据的共中 00 千点主称 m							
序号	X	Y	Z	序号	X	Y	Z
1	228310.2523	4631929.5536	4367078.6652	31	228298.3441	4631923.8584	4367074.8589
2	228323.4613	4631929.332	4367070.5433	32	228295.6056	4631918.5876	4367069.3421
3	228312.7083	4631929.0945	4367078.6652	33	228317.7216	4631910.6916	4367071.7028
4	228325.4153	4631924.16	4367069.3421	34	228297.2383	4631919.0521	4367072.8133
5	228303.5214	4631911.8841	4367073.8676	35	228315.8359	4631923.2723	4367079.1622
6	228309.1234	4631925.6689	4367079.863	36	228306.0691	4631915.9988	4367078.0745
7	228304.6159	4631937.3041	4367068.107	37	228302.8039	4631930.9254	4367075.7809
8	228311.9082	4631923.5794	4367080.0623	38	228325.2595	4631918.485	4367068.107
9	228311.4985	4631924.1219	4367080.0623	39	228305.8907	4631923.1591	4367079.5624
10	228317.3752	4631911.251	4367072.8133	40	228310.2523	4631937.5109	4367070.5433
11	228306.7567	4631920.1152	4367079.5624	41	228315.6778	4631918.6578	4367078.6652
12	228311.3812	4631925.6689	4367079.863	42	228313.519	4631931.1873	4367077.3939
13	228312.7462	4631920.8716	4367079.863	43	228312.8594	4631908.808	4367071.7028
14	228325.5238	4631918.4098	4367066.8459	44	228309.5841	4631924.4798	4367080.0623
15	228325.7886	4631924.1945	4367068.107	45	228322.7036	4631913.3521	4367068.107
16	228305.7774	4631919.3756	4367079.1622	46	228323.2663	4631919.0521	4367072.8133
17	228309.692	4631922.8068	4367080.159	47	228297.5817	4631913.1865	4367066.8459
18	228305.6335	4631934.6774	4367073.8676	48	228324.3803	4631924.0641	4367071.7028
19	228297.801	4631913.3521	4367078.107	49	228324.2194	4631929.7097	4367068.107
20	228300.0489	4631915.0497	4367073.8676	50	228310.2523	4631930.7013	4367078.0745
21	228310.2523	4631924.6047	4367080.0623	51	228310.2523	4631936.9439	4367071.7028
22	228311.2827	4631917.2429	4367079.1622	52	228318.3473	4631926.7857	4367077.3939
23	228299.5468	4631928.0856	4367074.8589	53	228321.575	4631914.2044	4367071.7028
24	228314.7272	4631919.3756	4367079.1622	54	228298.8069	4631928.4541	4367073.8676
25	228310.3557	4631922.2018	4367080.159	55	228309.9561	4631922.2765	4367080.159
26	228310.2523	4631931.798	4367077.3939	56	228302.4845	4631910.2095	4367070.5433
27	228303.0358	4631917.3052	4367077.3939	57	228310.2523	4631933.8109	4367075.7809
28	228317.4688	4631917.3052	4367077.3939	58	228319.811	4631933.2403	4367071.7028
29	228310.2523	4631936.9434	4367071.7028	59	228319.796	4631915.5478	4367074.8589
30	228 310.252 3	4631928.3624	4367079.1622	60	228296.06	4631918.7169	4367070.5433

3 拟合与仿真分析

李金岭等人^[9] 拟合空间圆时,先拟合出空间圆所在的平面,之后将点位坐标旋转至临时 坐标系,并在此平面内对圆进行二维拟合,然后再将得到的圆心坐标旋转后,得到最终的圆 心坐标。这种拟合方法涉及坐标系旋转,计算过程较繁琐。我们采用潘国荣和陈晓龙^[18] 提 出的空间圆拟合方法,将空间圆看成是空间球面和空间平面的交线,先拟合出空间圆所在的 平面,然后拟合空间球体,再根据几何关系解出空间圆的圆心坐标。利用望远镜随机旋转获 取的数据,我们可根据球面上带状区域的散点分布直接拟合球心坐标。

3.1 单轴旋转的拟合

我们对俯仰角为 25°和 88°的模拟数据分别进行空间圆拟合,生成模拟数据的点坐标 如表 1 所示。考虑到 GNSS 天线的快速静态定位精度,我们在拟合时对原始模拟数据的坐 标分量分别附加 10 mm 的随机误差,然后得到空间圆的圆心坐标和空间圆所在平面的法向 量。由于两个空间圆平面的法向量的加权平均值为方位轴的方向向量,并且两个空间圆圆心 坐标的平均值作为方位轴上的一点,因此我们可以确定方位轴的方程。对方位轴的直线方程 和空间圆所在的平面方程进行求解,得到的方位轴线段上的两个端点坐标为:

$$\begin{cases} v_1 = (228\,310.252\,1,\,4\,631\,922.755\,4,\,4\,367\,073.579\,2) \text{ m} \\ v_2 = (228\,310.251\,8,\,4\,631\,922.754\,5,\,4\,367\,068.077\,0) \text{ m} \end{cases}$$
(1)

我们对望远镜绕方位轴旋转时模拟数据点的空间圆以及方位轴测量线段进行了拟合,结果如图 2 所示。

类似地,以表 2 中的数据为例,我们对望远镜绕俯仰轴旋转时模拟数据点的空间圆进 行了拟合 (见图 3),并得到俯仰轴测量线段的端点坐标:

$$\begin{cases} h_1 = (228\,299.036\,3,\,4\,631\,929.264\,7,\,4\,367\,064.017\,2) \text{ m} \\ h_2 = (228\,321.511\,9,\,4\,631\,916.245\,3,\,4\,367\,064.062\,2) \text{ m} \end{cases}$$
(2)

由式 (1) 和式 (2) 可解得公垂线在方位轴上的垂足 w₁ 及轴线偏差 (公垂线长度) f₁,具体计算方法参考文献 [7],

$$w_1 = (228\,310.251\,6,\,4\,631\,922.753\,8,\,4\,367\,064.039\,7) \text{ m} \quad , \tag{3}$$

$$f_1 = 0.012 \text{ m}$$
 . (4)

对模拟数据点进行空间圆拟合时的拟合残差是反映拟合误差的重要指标,以图 3 中的数据点为例,表 4 给出各个点的 wrt_p 和 wrt_c ,分别表示点相对于空间圆所在平面的距离 (平面上方为正)和在圆所在平面内至拟合圆周的距离 (圆外为正)¹¹¹。由表 4 可以看出,各个点的总体残差小于 17.32 mm,这与坐标分量所附加的 10 mm (三维位置误差约为 17.32 mm)随机误差一致,表明空间圆的拟合结果是可靠的。参考点 w_1 和轴线偏差 f_1 的拟合结果见图 4。



注: 红色圆点表示数据参考点, 蓝色圆圈表示拟合结果。

图 2 方位轴拟合



图 3 俯仰轴拟合

表 4 图 3 中空间圆拟合残差 m					
	GNSS1	GNSS2			
$wrt_{\rm p}$	$wrt_{ m c}$	$wrt_{ m p}$	wrt_{c}		
-2.94	5.13	6.06	0.40		
3.84	-7.21	-5.82	1.35		
3.44	-5.17	-7.31	-6.41		
-9.25	8.76	3.04	3.31		
9.57	-0.28	4.61	6.83		
-5.91	3.28	4.41	-4.78		
0.06	-7.24	-4.74	-3.23		
1.17	2.72	-0.27	2.50		



图 4 参考点及轴线偏差的拟合

我们对另外三个方向俯仰轴的模拟数据进行了类似的处理,对于在不同方位下解算的 参考点坐标和轴线偏差加权取平均,得到的结果就是最终的参考点坐标 w 和轴线偏差 f。 本文得到的参考点是在 WGS84 系统下的地心坐标,

$$w = (228\,310.251\,7,\,4\,631\,922.754\,2,\,4\,367\,064.043\,4) \text{ m} \quad , \tag{5}$$

$$f = 0.009 \text{ m}$$
 . (6)

3.2 随机旋转的拟合

我们对表 3 的数据进行球拟合。考虑到 GNSS 天线的单基线 RTK 定位精度,在拟合时 对原始模拟数据的坐标分量分别附加 15 mm 的随机误差。拟合得到的球心坐标即为参考点

RP 的坐标:

$$RP = (228\,310.252\,0,\,4\,631\,922.753\,1,\,4\,367\,064.045\,6)\,\,\mathrm{m} \quad . \tag{7}$$

图 5 给出球体上数据点的分布与参考点的拟合情况,其中红色的点代表模拟数据点,绿色的点为拟合得到的参考点。



图 5 球体上数据点分布与参考点拟合

由式 (5) 和 (7) 可知,望远镜在两种不同旋转方式下对生成模拟数据点进行了拟合,得 到的参考点坐标和参考点真值坐标偏差分别约为 2.95 mm 和 1.92 mm。这两种拟合方法中 各个点的拟合残差与所附加的随机误差基本一致,因此两种拟合方法都有效。

3.3 参数拟合精度分析

利用上述拟合方法,我们分别研究了 GNSS 采集数据的精度和个数对天线参数拟合精度的影响。

3.3.1 采集数据精度对天线参数拟合精度的影响

在单轴旋转方式下生成的模拟数据点的坐标分量中依次加入随机误差,从5mm 逐次增加5mm,直至50mm,对不同误差下的数据分别进行50次仿真计算取平均值。由于GNSS 绕俯仰轴旋转形成的轨迹为空间圆上小于1/4的圆弧段,当数据点很少进行空间圆拟合时,所附加的随机误差会对拟合结果产生显著的影响,因此选用方位角间隔2°依次改变生成的数据点和俯仰角间隔1°依次改变生成的数据点进行模拟计算。参考点的偏差为解算的参考点坐标与参考点坐标真值之间的距离,轴线的偏差为解算的轴线偏差与真值之差的绝对值。如图6所示,随着不断增加随机误差,参考点坐标的偏差和轴线的偏差近似呈线性增加。



在随机旋转方式下,对生成的 300 个模拟数据点的坐标分量依次加入随机误差,从 15 mm 逐次增加 5 mm 至 50 mm,对每个误差下的数据进行 50 次仿真计算并取平均值。我 们得到不同精度下采集数据与天线参考点的拟合精度的关系,以及相同误差的采集精度下 单轴旋转方式与随机旋转方式解算参考点精度的对比,如图 7 所示。



图 7 两种不同数据采集方式在不同误差下参考点解算精度的比较

在随机旋转方式下,参考点的偏差随着采集数据误差的增加而增加;采集数据的误差 相同时,随机旋转方式解算的参考点比单轴旋转解算的参考点偏差要小很多,这是因为单 轴旋转拟合时误差会累积,随机误差的不断增大对 1/4 圆弧段的拟合影响越来越大。由图 6 和图 7 可以看出,在采集数据点个数相同的条件下,天线参数的拟合精度由采集数据的精 度决定。因此,在测量射电望远镜参考点坐标时,要尽可能提高 GNSS 天线的定位精度。 3.3.2 数据个数对天线参数拟合精度的影响

在单轴旋转的数据采集方式下,我们将所有的模拟数据点坐标分量都加入10mm的随机误差,并研究拟合数据点的个数对天线拟合参数偏差的影响,然后对每组数据分别进行

50 次仿真计算并取平均值。我们还研究了采集的数据点个数的不同对天线参数拟合精度的 影响,结果如图 8 所示,可见随着采集数据个数的增加,天线参数拟合偏差逐渐减小。



图 8 天线参数拟合精度随采集数据点个数的变化

在射电望远镜随机旋转的数据采集方式下,由于随机旋转采集的数据点位置不同对拟 合结果会有影响,我们随机取数据点分别进行模拟计算。数据点个数从50 逐次增加30 至 320,所有的数据点都附加15mm的随机误差,我们对每组数据点进行50 次仿真计算并取 平均值。仿真结果如图9 所示。



图 9 参考点偏差随采集数据点个数的变化

由图 8 和图 9 可知,天线参数拟合偏差随着采集数据个数的增加而减小,当采集数据 个数增加到一定数量时,天线参数拟合偏差变小的速率会逐渐减慢并趋向于平缓。要进一步 提高天线参数的拟合精度,需要通过其他方法,如提高采集数据的精度。

4 结论与讨论

上述分析与模拟结果表明,通过在射电望远镜主反射面边缘安装 GNSS 天线采集数据 点,进行空间圆拟合解算参考点坐标和轴线偏差,该方法在理论上是可行的。常规静态测量 方法需要在天线周围设立测量基墩,其涉及坐标系之间的转换,且测量过程较繁琐。采用随 机动态测量方法,我们不必额外占用望远镜的正常观测时间即可实现对射电望远镜参考点 的监测。采用随机动态方法建立的数学模型中天线的方位角和俯仰角是作为已知量进行输 入并解算天线参数,对于还未建立准确的指向模型的新建射电望远镜并不适用。本文提出的 方法可以快速测定新建射电望远镜参考点坐标的初始参考值。但是,本文的模拟数据生成和 仿真计算可能过于理想化,实际测量中由于 GNSS 天线具有多路径效应,GNSS 天线在运 动中被望远镜遮掩,因此 GNSS 天线的相位中心将变化,射电望远镜主反射面变形,射电 望远镜轨道面不平,数据传输等方面的问题都会影响天线参数的解算精度。总之,本文的分 析结果有待进一步检验,后续我们将在新疆天文台南山 26 米射电望远镜上进行实验,验证 方法的可行性和测量精度。

参考文献:

- [1] Altamimi Z, Sillard P, Boucher C. J Geophys Res, 2002, 107: 2214
- [2] 张阿丽, 熊福文, 朱文耀. 大地测量与地球动力学, 2013, 33: 129
- [3] 刘鹂,李金岭. 武汉大学学报信息科学版, 2014, 39: 262
- [4] 董光亮, 徐得珍, 樊敏, 等. 飞行器测控学报, 2016, 35: 249
- [5] Combrinck L, Merry C L. J Geophys Res, 1997, 102: 24741
- [6] Dawson J, Sarti P, Johnston G M, et al. Journal of Geodesy, 2007, 81: 433
- [7] 王解先,季善标,施一民. 解放军测绘学院学报, 1997, 14:7
- [8] 沈云中,陈廷武. 同济大学学报, 2006, 34: 217
- [9] 李金岭, 乔书波, 刘鹂, 等. 武汉大学学报信息科学版, 2010, 35: 1387
- [10] 张阿丽, 熊福文, 朱文耀. 大地测量与地球动力学, 2015, 35: 680
- [11] 李金岭, 熊福文, 余成磊, 等. 天文学进展, 2014, 32: 246
- [12] Lösler M. Journal of Applied Geodesy, 2008, 2: 233
- [13] Lösler M. Journal of Surveying Engineering, 2009, 135: 131
- [14] Kallio U, Poutanen M. IVS 2010 General Meeting Proceedings. US: NASA, 2010: 138
- [15] Ning T, Haas R, Elgered G. J Geod, 2015, 89: 711
- [16] 李金岭, 张津维. 武汉大学学报信息科学版, 2013, 38: 1387
- [17] 张津维, 李金岭. 天文学进展, 2013, 31: 241
- [18] 潘国荣, 陈晓龙. 大地测量与地球动力学, 2008, 28: 92

Simulation Analysis of Radio Telescope Reference Point via GNSS Observations

LIU Yun^{1,2,3}, CHEN Mao-zheng^{1,2}, LIU Zhi-yong^{1,2}

(1. Xinjiang Astronomical Observatory, Chinese Academy of Sciences, Urumqi 830011, China; 2. Key Laboratory of Radio Astronomy, Chinese Academy of Sciences, Nanjing 210008, China; 3. University of Chinese Academy of Sciences, Beijing 100049, China)

Abstract: The measurement of the reference point and axis offset of the radio telescope with high precision is of importance to the establishment of the antenna pointing model, the local tie parameters and the improvement of the coordinates accuracy of the station. In order to complete the rapid determination of the initial value of the reference point of the newly built radio telescope, according to the rotating model of the telescope, combined with the common local survey method and the parameterized modeling of the antenna rotation survey method, a method to measure of the reference point of the telescope by using GNSS antenna instead of the measurement targets was proposed. The validity and rationality of the method are verified by the result of data simulation analysis. The effect of the number of data points and the precision of data points on the determination precision of antenna reference point and axis offset are also analyzed.

Key words: radio telescope; reference point; axis offset; GNSS; simulation analysis