doi:10.11887/j.cn.202104001

http://journal. nudt. edu. cn

北斗三号系统中轨道地球卫星伪距多路径误差分析和改正*

刘九龙^{1,2},曹月玲^{1,3},胡小工^{1,3}

(1. 中国科学院上海天文台 天文地球动力学中心,上海 200030;

2. 中国科学院大学,北京 100049; 3. 上海市空间导航与定位技术重点实验室,上海 200030)

摘 要:2018—2019年,北斗三号系统陆续发射十几颗中轨道卫星,逐步完成全球组网。北斗三号系统卫 星同时播发平稳过渡信号 B11、B3I 和新体制信号 B1C、B2a。实际数据分析表明,中轨道地球卫星民用 B1C 和 B1I 频点包含明显的伪距多路径误差,并且由于中轨道地球卫星的轨道特性,这种现象在卫星低高度角,即出入 境时十分显著。利用多路径半天球图(Multipath Hemispherical Map,MHM)与伪距噪声和多路径校正法(Code Noise and Multipath Correction, CNMC)两种算法对伪距多路径误差进行改正。MHM 算法对伪距多路径误差的 改正并不明显;CNMC 算法在高度角大于 30°时可以将 B1C 频点伪距多路径误差从 0.11 m 降低至0.03 m,将 B1I 频点伪距多路径误差从 0.074 m 降低至 0.024 m,从而使中轨道卫星的多路径误

B11 频点伪距多路径误差从 0.0/4 m 降低至 0.024 m,从而使甲轨直卫星的多路径误 差降低 60% 以上。

关键词:BDS-3;伪距多路径误差;中轨道卫星 中图分类号:TN95 文献标志码:A 开放科学(资源服务)标识码(OSID): 文章编号:1001-2486(2021)04-001-08



Analysis and correction of BDS – 3 MEO satellites pseudorange multipath error

LIU Jiulong^{1,2}, CAO Yueling^{1,3}, HU Xiaogong^{1,3}

(1. Center for Astro-Geodynamics Research, Shanghai Astronomical Observatory, Chinese Academy of Sciences, Shanghai 200030, China;

2. University of Chinese Academy of Sciences, Beijing 100049, China;

3. Shanghai Key Laboratory of Space Navigation and Position Techniques, Shanghai 200030, China)

Abstract: From 2018 to 2019, the BDS -3 (BeiDou navigation satellite system phase \mathbb{II}) has successively launched more than a dozen MEO (medium earth orbit) satellites, gradually completing global networking. The BDS -3 satellites simultaneously broadcast smooth transition signals B11, B31 and new signals B1C, B2a. The analysis of actual data shows that the civil B1C frequency and B11 frequency of MEO satellites contains obvious pseudorange multipath errors. Due to the orbital characteristics of MEO satellites, this phenomenon is very significant at low altitude angles of satellites. Two algorithms of MHM(multipath hemispherical map) and CNMC(code noise and multipath correction) were used to correct the pseudorange multipath error. The correction of the pseudorange multipath error by the MHM algorithm was not obvious. The CNMC algorithm can reduce the B1C frequency multipath error from 0. 11 m to 0. 03 m and reduce the B11 frequency multipath error from 0. 074 m to 0. 024 m when the altitude angle is greater than 30 degrees. The multipath error of the MEO satellite is reduced by about 60%.

Keywords: BDS - 3; pseudorange multipath error; medium earth orbit satellites

随着北斗三号系统(BeiDou Navigation Satellite System Phase Ⅲ, BDS – 3)逐步完成全球 组网并提供导航定位服务,伪距多路径已成为影 响定位的主要误差来源。当直射导航信号到达接 收器天线时,反射和折射的信号也同时到达接收 器天线并污染了直射信号。这种现象被称为多径 效应,而这些间接信号引起的测量误差就是多径 误差。针对固定站或静止站接收机常用改正多路 径误差的方法除了在测站选址上减少接收机天线 周围的反射物体外,还可以从基于硬件和基于软 件算法两方面考虑。基于硬件技术改善接收机天 线增益模式可以消除部分多路径误差的影响。基 于软件算法的方法包括对多路径误差进行建 模^[1];使用信噪比(Signal-to-Noise Ratio, SNR)对 全球导航卫星系统(Global Navigation Satellite System, GNSS)测量数据进行加权处理^[2]以及利

收稿日期:2019-12-25
 基金项目:国家重点研发计划资助项目(2016YFB0501900)
 作者简介:刘九龙(1988—),男,辽宁沈阳人,博士研究生,E-mail;jiulongliu@126.com;
 曹月玲(通信作者),女,副研究员,博士,硕士生导师,E-mail;caoyueling@shao.ac.cn

第43卷

用各种滤波技术在频域、空域或时域改正多路径 误差^[3],如卡尔曼滤波^[4]、小波分析^[5]、恒星日滤 波(Sidereal Filter, SF)^[6];奇异谱分析的北斗恒 星日滤波算法^[7];利用北斗卫星三频信号组 合^[8];利用多线性拟合和多项式拟合方法^[9]等。

· 2 ·

多路径半天球图(Multipath Hemispherical Map, MHM)模型方法就是利用导航卫星在空域的重复性建立多路径模型,从而对多路径误差进行改正。如利用 MHM 模型对 GPS 短基线伪距和相位测量中的多路径误差进行改正^[10],利用 MHM 模型对 BDS 伪距和相位双差测量中的多路径误差进行改正^[11]。本文利用双频单点伪距和载波相位观测数据,建立伪距 MHM 模型,从而对伪距多路径误差进行改正。

伪距噪声和多路径校正(Code Noise and Multipath Correction, CNMC)法是利用载波相位 平滑伪距的方法,对伪距多路径误差进行改正。 针对 BDS - 2 的地球静止轨道(Geostationary Earth Orbit, GEO)和倾斜地球同步轨道(Inclined Geosynchronous Orbit, IGSO)卫星,取得了很好的 改正效果^[12-13]。BDS - 3 卫星在播发新体制信号 B1C和 B2a 的基础上,同时继续播发平稳过渡信 号 B1I和 B3I 信号。本文利用 CNMC 算法针对 BDS - 3 地球中轨道(Medium Earth Orbit, MEO) 卫星 B1C和 B1I 信号的伪距多路径误差进行改 正,利用新体制信号比对多路径误差改正前后伪 距的定位精度。

1 伪距测量的多路径误差

根据基本导航原理,如式(1)所示,伪距测 量值包含卫星轨道信息、卫星钟差、接收机坐 标、接收机钟差、电离层延迟、中性大气延迟、多 路径误差和随机噪声。除了整周模糊度,载波 相位测量和伪距测量包含相同的卫星轨道信 息、卫星钟差、接收机坐标、接收机钟差和中性 大气延迟。如果忽略高阶电离层延迟,对于相 同的观测频率,伪距的电离层延迟与载波相位 的电离层延迟大小相等、方向相反。相比于伪 距的多路径误差,载波相位测量的多路径误差 可以忽略不计^[12]。

GNSS 多频伪距/相位观测方程如下: $P_{i} = |\mathbf{R}^{\text{sat}} - \mathbf{R}_{\text{rev}}| + \Delta t_{\text{revlk}} - \Delta t_{\text{satclk}} + \Delta t_{\text{trop}} + \Delta t_{\text{iono},i} + \Delta t_{\text{cor}} + \tau_{\text{sat}} + \tau_{\text{rev}} + M_{P_{i}} + \varepsilon_{P_{i}}$ (1) $L_{i} = |\mathbf{R}^{\text{sat}} - \mathbf{R}_{\text{rev}}| + \Delta t_{\text{revlk}} - \Delta t_{\text{satclk}} + \Delta t_{\text{trop}} - \Delta t_{\text{iono},i} + \Delta t_{\text{cor}} + \tau_{\text{sat}} + \tau_{\text{rev}} + M_{L_{i}} + \lambda_{i} \cdot N_{i} + \varepsilon_{L_{i}}$ (2) 其中: P_i 为 i 频点伪距观测量; L_i 为 i 频点相位观测量; R^{sat} 是卫星位置坐标; R_{rev} 是接收机位置坐标; Δt_{cor} 是观测误差改正,包括卫星和接收机的天线相位中心改正、测站潮汐改正; Δt_{revlk} 是接收机钟差; Δt_{satelk} 是卫星钟差; Δt_{trop} 是中性大气时延; $\Delta t_{iono,i}$ 是 i 频点电离层时延; τ_{sat} 和 τ_{rev} 是卫星和接收机的硬件时延; N_i 是整周模糊度; M_{P_i} 和 ε_{P_i} 分别是伪距测量多路径误差和随机误差; M_{L_i} 和 ε_{L_i} 分别是载波相位测量多路径误差和随机误差。两者做差可得:

 $P_i - L_i = 2\Delta t_{iono,i} + M_{P_i} - \lambda_i \cdot N_i$ (3) 其中,随机误差包含在伪距多路径误差 M_{P_i} 中。 对于双频 BDS - 3 信号,*i* 对应 B1C 和 B2a 两个频 点信号。利用电离层延迟与信号频率平方成反比 的特点可以得到包含伪距残差的伪距多路径表 达式:

$$\begin{cases} M_{P_1} \approx P_1 - \frac{f_1^2 + f_2^2}{f_1^2 - f_2^2} (L_1 - \lambda_1 N_1) + \\ \frac{2f_2^2}{f_1^2 - f_2^2} (L_2 - \lambda_2 N_2) \\ M_{P_2} \approx P_2 + \frac{f_1^2 + f_2^2}{f_1^2 - f_2^2} (L_2 - \lambda_2 N_2) - \\ \frac{2f_1^2}{f_1^2 - f_2^2} (L_1 - \lambda_1 N_1) \end{cases}$$

$$(4)$$

其中, f₁和 f₂分别对应 B1C和 B2a的频率。 式(4)忽略了载波相位观测的多路径误差,因为 载波相位多路径误差远小于伪距多路径误差。 可以通过对式(4)取一段时间窗的平均值作为 整周模糊度扣除,同时由于随机误差符合正态 分布,可以假定其均值为0,即可得到对应频点 的伪距多路径值。

利用北京监测站 2019 年 5 月 21 日至 24 日 的双频伪距/相位观测数据,计算伪距残差,如 图 1所示。



 (a) 30 号卫星 B1C 频点伪距多路径误差随时间变化图
 (a) Figure of pseudorange multipath error varies with time at B1C frequency of SATSCID 30



(b) 30 号卫星 B1C 频点伪距多路径误差随高度角变化图
(b) Figure of pseudorange multipath error varies with altitude at B1C frequency of SATSCID 30



(c) 39 号卫星 B1C 频点伪距多路径误差随时间变化图
 (c) Figure of pseudorange multipath error varies with



- (d) 39 号卫星 B1C 频点伪距多路径误差随高度角变化图
- (d) Figure of pseudorange multipath error varies with altitude at B1C frequency of SATSCID 39
- 图 1 30 号和 39 号卫星 B1C 频点伪距多路径结果 Fig. 1 Results of pseudorange multipath error at B1C frequency of SATSCID 30 and 39

图1为30号和39号卫星B1C频点伪距多路 径结果,从图1可以看出,BDS-3 MEO卫星伴随 出入境(即低高度角时),伪距多路径误差会有大 幅增加。当高度角小于15°时,伪距多路径影响 可以达到米级,随着高度角的增加而多路径影响 逐步缩小;当高度角大于30°时,伪距多路径误差 的影响会小于0.5m。由此可见,在伪距测量中, 多路径误差的影响十分显著,这体现了伪距多路 径误差改正算法的重要性。

2 MHM 算法和 CNMC 算法

2.1 MHM 算法

如果卫星是来自相同的 GNSS 类别(GPS、 Galileo 或 BDS,但是 GLONASS 除外,因为每一颗 GLONASS 都有不同的频率),并且卫星的星上伪 距多路径可以忽略,那么多路径误差的影响只和 测站周围环境有关。如果测站环境保持不变,那 么卫星信号从相同的天空半球面传来,无论信号 来自哪一颗卫星,对接收机的多路径误差都应该 是相同的。这种多路径误差的空间重复性是建立 MHM 模型的基础。MHM 方法通过累积几天的伪 距残差来估计以高度角和方位角为坐标的格网点 平均值。然后对实时数据进行处理,扣除所在格 网的伪距多路径估值。MHM 模型是和观测频率 相关的,对于不同的观测频率,应建立不同的 MHM 模型。

下面验证多路径误差的空间重复性。多路径 误差的时间重复性是从空间重复性推导出来的。 MHM 网格是基于卫星在空间位置的残差构建的。 所有的网格在地心坐标系中被定义为高度角和方 位角。本文分别使用 2019 年 5 月 21 日至 23 日 和 2019 年 5 月 24 日至 26 日北京监测站 B1C 频 点的伪距残差构建了两个 1°×1°的 MHM 网格模 型(如图 2 所示)。

图 2 中测量方位角从以北向为起点顺时针旋转 360°,高度角以地平为起点指向天顶,中心表示高度角为 90°,最大圆表示高度角为 0°。从图 2可以看出,MHM 图有非常相似的空间分布。



error on May 21 to 23, 2019







图 2 MHM 图 Fig. 2 MHM graph

较大的多路径误差分布在 5°~25°高度角的环 区间。

2.2 CNMC 算法

根据伪距和载波相位观测方程式(1)~ (2),可以容易地验证,同历元伪距和载波相位 观测量之差(Code Minus Carrier, CMC)包括双 倍电离层延迟改正、模糊度和通道时延组合值、 伪距多路径误差和噪声信息。根据双频载波相 位观测量可计算当前历元(带模糊度的)电离层 延迟改正,如果能估计出模糊度和通道时延组 合值,就可以分离出伪距多路径和噪声。CNMC 方法通过递推估计模糊度和通道时延组合值。 具体方法如下:

由式(3)可得:

$$CMC = 2\Delta t_{\text{iono.}i} + M_{P_i} - \lambda_i \cdot N_i$$
 (5)

利用 B1C 和 B2a 双频相位观测数据可以计算 B1C 和 B2a 频点电离层延迟改正:

$$\Delta t_{\text{iono},1} = \frac{f_2^2}{f_1^2 - f_2^2} (L_1 - L_2 - b_{L,\text{B1C},\text{B2a}}) \quad (6)$$

$$\Delta t_{\text{iono},2} = \frac{f_1^2}{f_1^2 - f_2^2} (L_1 - L_2 - b_{L,\text{B1C},\text{B2a}})$$
(7)

式中,b包含了载波相位的频率间偏差和双频整 周模糊度之差,在后续的估计中假定为常数。伪 距和载波相位观测量之差扣除双倍电离层延迟改 正后,根据递推公式估计模糊度和通道时延的组 合值,即伪距和载波相位之差(Code Minus Carrier Bias, CMCB)。伪距多路径误差(包含随机误差) 如下。 第43卷

这里假定伪距多路径误差和随机误差初始值 为0,则初始化

$$\begin{cases} \Delta_{\text{СМСВ}_i}(t_1) = P_i(t_1) - L_i(t_1) - \delta t_{\text{iono},i}(t_1) \\ M_{P_i}(t_1) = 0 \\ \text{后续递归为:} \end{cases}$$
(9)

$$\begin{aligned} \Delta_{\text{CMCB}_i}(t) &= \Delta_{\text{CMCB}_i}(t-T) + \frac{1}{n} \begin{bmatrix} P_i(t) - L_i(t) - L_i(t) \\ \Delta_{\text{CMCB}_i}(t-T) - \delta t_{\text{iono},i}(t) \end{bmatrix} \\ M_{P_i}(t) &= P_i(t) - L_i(t) - \delta t_{\text{iono},i}(t) - \Delta_{\text{CMCB}_i}(t) \end{aligned}$$

$$(10)$$

式中,*T*为递推时间间隔,*n*为递推个数,δt_{iono,i}(t) 表示 t 时刻双倍电离层延迟。利用该递归公式就 可以得到伪距多路径改正。

3 结果统计和分析

利用 2019 年 5 月 21 日至 24 日数据建立 MHM 模型,改正 5 月 25 日至 26 日的伪距多路径 误差。同时与利用 CNMC 算法改正的伪距残差 值进行比对,结果如图 3 所示。



altitude at B1C frequency of SATSCID 30





图 3 30 和 39 号卫星 B1C 频点伪距多路径结果 Fig. 3 Results of pseudorange multipath error at B1C frequency of SATSCID 30 and 39

图 3 为 30 和 39 号卫星 B1C 频点伪距多路径 结果。利用同样的方法,对 B1I 频点的伪距多路 径误差进行计算和改正。图 4 为 30 号和 39 号卫 星 B1I 频点伪距多路径结果。图 5 和图 6 为伪距 残差的均方根误差(Root Mean Square, RMS)。

由图 3、图 5 和图 4、图 6 可以得出, BDS - 3 MEO 卫星 B1C 和 B1I 频点伪距多路径误差在分





(a) Figure of pseudorange residuals varies with time at B11 frequency of SATSCID 30





(c) 39 号卫星 B11 频点伪距残差随时间变化图

(c) Figure of pseudorange residuals varies with time at B1I frequency of SATSCID 39



(d) 39 号卫星 B1I 频点伪距残差随高度角变化图
(d) Figure of pseudorange residuals varies with altitude at B1I frequency of SATSCID 39







(b) $15^{\circ} < E \leq 30^{\circ}$



(c) $30^{\circ} < E \leq 90^{\circ}$



(d) $5^\circ\!<\!E\!\leqslant\!90^\circ$

图 5 B1C 频点不同高度角各卫星 伪距残差的 RMS 统计





(a) $5^\circ < E \le 15^\circ$





(c) $30^{\circ} < E \leq 90^{\circ}$ B1C信号多路径误差 ■ 经CNMC改正后的伪距残差 0.12 0.10 RMS/m 0.08 0.06 0.04 0.02 28 29 30 36 37 38 39 26 卫星号SatSCID (d) $5^\circ < E \leq 90^\circ$

图 6 B1I 频点不同高度角各卫星伪距残差的 RMS 统计 Fig. 6 RMS statistics of pseudorange residuals of satellites at different altitudes at B11 frequency

米量级,是不可忽视的误差来源,其中 E 为卫星 高度角。在不进行多路径误差改正时,高度角小 于 30°时,伪距残差在几十厘米。MHM 方法对于 伪距多路径误差的降低并不显著,更适合用于短 基线高精度测量。CNMC 方法对于伪距多路径误 差改正效果十分明显,在高度角大于 15°时,可以 将伪距残差降低至厘米量级。B1C 和 B1I 频点不 同高度角伪距残差 RMS 统计结果分别如表 1 和 表 2 所示。结合表 1 和表 2 分析,CNMC 算法在 高度角大于 15°时可以将 B1C 和 B1I 频点伪距多 路径误差减小 60% 以上,使伪距精度得到了大幅 提升。同时经过改正的伪距数据,其伪距残差时 间序列变得更加平稳。与 BDS - 2 卫星 B1I 频点 30 cm 大小的伪距多路径值相比^[14], BDS - 3 卫 星 B1I 频点的伪距多路径误差减小 60% 以上。

表 1 B1C 频点不同高度角伪距残差 RMS 统计

Tab. 1 RMS statistics of pseudorange residuals at different height angles at B1C frequency

高度角/ (°)	原始伪 距残差/ m		改正后伪	提升	
		以正	距残差/	比例/	
		刀伝	m	%	
$5^\circ < E \le 15^\circ$	0.313	MHM	0.306	2.4	
		CNMC	0.197	37.0	
		CNMC + MHM	0.193	38.2	
15° < <i>E</i> ≤30°	0.211	MHM	0.203	3.5	
		CNMC	0.084	60.1	
		CNMC + MHM	0.082	60.9	
30° < <i>E</i> ≤90°	0.110	MHM	0.105	4.0	
		CNMC	0.033	70.2	
		CNMC + MHM	0.031	71.4	
$5^\circ < E \leq 90^\circ$	0. 186	MHM	0.180	3.1	
		CNMC	0.093	49.8	
		CNMC + MHM	0.091	50.8	

表 2 B1I 频点不同高度角伪距残差 RMS 统计

Tab. 2 RMS statistics of pseudorange residuals at

different height angles at B1I frequency

高度角/ (°)	原始伪距 残差/m	改正 方法	改正后伪 距残差/m	提升比 例/%
$5^\circ < E \le 15^\circ$	0.203	CNMC	0.086	57.4
$15^\circ < E \leq 30^\circ$	0.099		0.039	61.3
$30^\circ < E \leq 90^\circ$	0.074		0.024	67.2
$5^\circ < E \leq 90^\circ$	0.112		0.045	60.4

图 7 为 2019 年 5 月 25 日至 28 日伪距定位 误差结果,由图 7 可以得出,经过 CNMC 改正后 可以使伪距定位精度提高约 10%。









(c) 伪距天顶向定位误差

(c) Pseudorange positioning error in the upward direction





图 7 2019 年 5 月 25 日至 28 日伪距定位误差



4 结论

为了改正 BDS - 3 MEO 卫星伪距测量多路 径误差,本文利用实测数据分析了伪距测量残差, MEO 卫星在低高度角,即出入境时,伪距多路径 误差十分明显,甚至可以达到米级。然后利用卫 星在空域的重复性建立 MHM 模型,但是 MHM 模 型对于伪距多路径误差的改正并不明显。同时利 用 CNMC 算法对伪距观测量进行处理。实际数 据分析表明,该算法在高度角大于 30°时可以将 B1C 频点多路径误差水平从 0.11 m 降低至 0.03 m,使 B1I 频点伪距多路径误差从 0.074 m 降低至 0.024 m,使 MEO 卫星的 B1C 和 B1I 频点 多路径误差降低了 60% 以上,使 B1C 频点伪距定 位精度提高约 10%。

参考文献(References)

- [1] BYUN S H, HAJJ G A, YOUNG L E. Development and application of GPS signal multipath simulator [J]. Radio Science, 2002, 37(6): 1-23.
- BILICH A, LARSON K M. Correction published 29 March 2008: mapping the GPS multipath environment using the signal-to-noise ratio (SNR) [J]. Radio Science, 2007, 42(6): 1-16.
- [3] WANG G X, JONG K, ZHAO Q L, et al. Multipath analysis of code measurements for BeiDou geostationary satellites [J]. GPS Solutions, 2015, 19(1): 129 139.
- [4] BERNELLI ZAZZERA F, CAMPANA R, GOTTIFREDI F, et al. GPS attitude determination by Kalman filtering: simulation of multipath rejection [C]//Proceedings of AAS/ AIAA Space Flight Mechanics Meeting, 1998, 99: 1391-1405.
- [5] SATIRAPOD C, RIZOS C. Multipath mitigation by wavelet analysis for GPS base station applications [J]. Survey Review, 2005, 38(295): 2 - 10.
- [6] RAGHEB A E, CLARKE P J, EDWARDS S J. Coordinatespace and observation-space filtering methods for sidereally repeating errors in GPS: performance and filter lifetime [C]// Proceedings of the National Technical Meeting of the Institute of Navigation, 2007: 480 – 485.
- [7] 余斌,杨少敏.基于改进 Cao 算法的奇异谱分析法及其在 北斗多路径去噪中的应用[J].大地测量与地球动力学, 2019, 39(1): 25-30.

YU Bin, YANG Shaomin. Singular spectrum analysis based on improved Cao algorithm and its application in BeiDou multipath filtering[J]. Journal of Geodesy and Geodynamics, 2019, 39(1): 25 - 30. (in Chinese)

- [8] WANG G X, JONG K, ZHAO Q L, et al. Multipath analysis of code measurements for BeiDou geostationary satellites [J]. GPS Solutions, 2015, 19(1): 129 139.
- [9] 李昕,曾琪,管守奎.北斗卫星伪距多路径偏差改正研究[J].大地测量与地球动力学,2016,36(8):727-731.
 LI Xin, ZENG Qi, GUAN Shoukui. Methods of BeiDou pseudorange multipath deviation correction [J]. Journal of Geodesy and Geodynamics, 2016, 36(8): 727 731. (in Chinese)
- [10] DONG D, WANG M, CHEN W, et al. Mitigation of multipath effect in GNSS short baseline positioning by the multipath hemispherical map[J]. Journal of Geodesy, 2016, 90(3): 255-262.
- [11] SHI Q, DAI W J, ZENG F H, et al. The BDS multipath hemispherical map based on double difference residuals and its application analysis [C]//Proceedings of China Satellite Navigation Conference, 2016: 381 – 395.
- [12] WU X L, ZHOU J H, WANG G, et al. Multipath error detection and correction for GEO/IGSO satellites[J]. Science China Physics, Mechanics and Astronomy, 2012, 55(7): 1297-1306.
- [13] CAO Y L, HU X G, WU B, et al. The wide-area difference system for the regional satellite navigation system of COMPASS[J]. Science China Physics, Mechanics and Astronomy, 2012, 55(7): 1307-1315.
- [14] 常志巧,胡小工,郭睿,等. CNMC 与 Hatch 滤波方法比 较及其在北斗相对定位中的精度分析[J]. 中国科学(物 理学 力学 天文学),2015,45(7):47-55.
 CHANG Zhiqiao, HU Xiaogong, GUO Rui, et al. Comparison between CNMC and Hatch filter & its precision analysis for BDS precise relative positioning[J]. SCIENTIA SINICA Physica, Mechanica & Astronomica, 2015,45(7): 47-55.(in Chinese)