# 一种基于连接点的机载 InSAR 区域网 DEM 重建方法

姜丽敏<sup>\*①2</sup> 陈曙暄<sup>①2</sup> 向茂生<sup>①</sup> <sup>①</sup>(中国科学院电子学研究所微波成像技术国家级重点实验室 北京 100190) <sup>②</sup>(中国科学院研究生院 北京 100190)

摘 要: 基于干涉合成孔径雷达(Interferometric SAR, InSAR)技术生成高精度数字高程模型(Digital Elevation Model, DEM),需要进行干涉定标。繁重的地面控制点(Ground Control Points, GCPs)布放不利于 InSAR 大区域 地形测绘的自动化。该文介绍一种稀疏 GCPs 下,基于自动提取的连接点(Tie Points, TPs),利用最小二乘平差原 理,实现 InSAR 区域网内多景相互重叠 DEM 的同时重建方法。通过改变参与重建的 TPs 数目,用 X 波段 InSAR 实测数据的实验验证了该文方法的有效性。

关键词: InSAR 区域网, 地形测绘, 连接点, 最小二乘, 数字高程模型

中图分类号: TN959.73 文献标识码: A 文章编号: 1009-5896(2011)11-2694-08 **DOI**: 10.3724/SP.J.1146.2011.00148

# A Method for Airborne InSAR Block DEM Generation Based on Tie Points

Jiang Li-min<sup>02</sup> Chen Shu-xuan<sup>02</sup> Xiang Mao-sheng<sup>0</sup>

<sup>(1)</sup>(National Key Laboratory of Science and Technology on Microwave Imaging, Institute of Electronics,

Chinese Academy of Sciences, Beijing 100190, China)

<sup>(2)</sup>(Graduate University of Chinese Academy of Sciences, Beijing 100190, China)

**Abstract**: The high accurate Digital Elevation Model (DEM) generated by InSAR (Interferometric Synthetic Aperture Radar) relies on the interferometric calibration. However, the requirement of sufficient Ground Control Points (GCPs) is time consuming and impractical for the cartographic surveying by InSAR over large areas. This paper describes how to implement the interferometric calibration when few GCPs are available. First, the tie points are automatically detected between the adjacent scenes, and then the mathematical model of combined block adjustment among multi-strips and multi-scenes is deduced. Then based on this model, experimental results on the X-band InSAR data validate effectiveness of the presented method.

Key words: Interferometric SAR (InSAR) block; Cartographic surveying; Tie Points (TPs); Least squares; Digital Elevation Model (DEM)

# 1 引言

基于地面控制点(Ground Control Points, GCPs)实现干涉定标,是目前干涉合成孔径雷达 (Interferometric SAR, InSAR)获取高精度 DEM (Digital Elevation Model)的有效方案<sup>[1,2]</sup>。然而,干 涉 SAR 系统,一方面受其自身适应性限制,整条航 带的一致处理会使运动误差沿航向积累,造成运动 误差的空变效应增强,最终导致成像质量下降,两 通道相干性降低,不利于后续干涉处理,实际操作 中往往采用航带间重叠分景方式。另一方面,SAR 天线尺寸造成其在交轨方向上的有限测绘带宽

2011-02-24 收到, 2011-06-03 改回

国家 863 计划项目(2007AA120302)资助课题

\*通信作者: 姜丽敏 liminjiang1985@126.com

(5-7 km),进而使得测绘覆盖区域通常由多个航带 构成。故基于 InSAR 的大区域地形测绘通常是由多 条航带多景数据构成的一个区域网。在区域网的每 一景数据中布放足量的 GCPs 需要耗费大量的人力 物力和时间,极大地增加了 InSAR 地形测绘成本, 而且,存在某些难以布放 GCPs 的测区(如荒山、沼 泽、沙漠等)无法实现 DEM 定标。因此,高程定标 方式是 InSAR 大区域地形测绘所面临的一大挑战。

现有的如 SRTM(Shuttle Radar Topography Mission)利用海洋表面作为定标场<sup>[3,4]</sup>,但该方案有两个缺陷:(1)海洋表面的时间去相关不仅使该方案 难以适应多航过的 SAR 干涉测量<sup>[6]</sup>,同时对某些单航过数据<sup>[6]</sup>也不适用;(2)难以保证高程误差源在定标场数据和目标测绘区数据获取时的稳定性。文献[7]从理论上着重分析了干涉成像参数(如轨道、距离

和时间参数等)的同时标定,但没有给出实验结果。 尽管利用交叉航带重叠域高程的差值<sup>[8]</sup>,不需要任何 GCPs 和定标场即能实现 DEM 定标,但该方法会增 加 InSAR 的额外空中作业量,而且需要事先将交叉 航带的重叠域进行精确配准。

尽管区域网平差原理在摄影测量和遥感影像的 几何校正<sup>[9,10]</sup>方面得到广泛应用,但其在 InSAR 领 域的研究刚刚开始。借鉴区域网平差思想,本文利 用相邻景重叠域间自动提取的连接点(Tie Points, TPs)和测绘区域少量的 GCPs,实现 InSAR 区域网 高程同时重建。该方法包括两个主要步骤:首先, 在相邻景提取 TPs,并采用 3 维二次函数拟合方 法<sup>[11]</sup>获得 GCPs 在干涉图中的亚像素级定位;其次, 采用迭代最小二乘平差原理,分别利用 GCPs 相对 WGS84 的绝对高程差和 TPs 具有相等高程这一约 束条件作为平差数据源,实现 InSAR 区域网各景 DEM 的同时重建。

# 2 高程误差模型

### 2.1 高程重建模型

为推导任意斜视成像几何下的 InSAR 高程重 建方程,定义两个坐标系:平台坐标系和大地坐标 系,分别记为 $(\hat{x},\hat{y},\hat{z})_p$ , $(\hat{x},\hat{y},\hat{z})_g$ ,如图1所示,其中  $\hat{x}_p$ 与机身方向平行。天线安装位置由测量精度达 0.1 mm 的全站仪测量得到,因此,在高程重建模型 中可以忽略天线安装误差,此时,天线1和天线2 形成的基线严格位于 $\hat{y}_n \hat{z}_p$ 平面内。

根据图 1 所示几何关系,目标位置T,天线 1 的位置矢量 $A_1$ 和天线 1 到目标T的距离矢量 $R_1$ 满足

$$\boldsymbol{T} = \boldsymbol{A}_1 + \boldsymbol{R}_1 \tag{1}$$

R<sub>1</sub>可分解为

 $\mathbf{R}_{1} = R_{1} \cdot (\widehat{\mathbf{R}}_{1})^{\mathrm{T}} = R_{1} \left[ \sin \beta \sqrt{\sin^{2} \theta - \sin^{2} \beta} - \cos \theta \right]^{\mathrm{T}}$ 其中  $\widehat{\mathbf{R}}_{1}, R_{1}$  分别为



图 1 高程重建几何关系

天线 1 到**T**的单位矢量和距离, $\theta$ 为视角, $\beta$ 为斜视角,上标T表示转置运算。式(1)等价为

$$\boldsymbol{T} = \boldsymbol{A}_{1} + R_{1} \cdot \begin{bmatrix} \sin \beta \\ \sqrt{\sin^{2} \theta - \sin^{2} \beta} \\ -\cos \theta \end{bmatrix}$$
(2)

由 InSAR 测高原理<sup>[12]</sup>知, 若对天线 1 获取的单 视复数据取共轭, 干涉相位为

$$\phi = \frac{2\pi \cdot Q}{\lambda} \cdot \left( \left\langle \mathbf{R}_{1}, \mathbf{R}_{1} \right\rangle^{1/2} - \left\langle \mathbf{R}_{2}, \mathbf{R}_{2} \right\rangle^{1/2} \right)$$
$$= \frac{2\pi \cdot Q}{\lambda} \cdot \left( \left| \mathbf{R}_{1} \right| - \sqrt{\left\langle \mathbf{R}_{1}, \mathbf{R}_{1} \right\rangle + \left\langle \mathbf{B}, \mathbf{B} \right\rangle - 2 \cdot \left\langle \mathbf{R}_{1}, \mathbf{B} \right\rangle} \right) (3)$$

其中单幅天线发信号两幅天线同时接收时Q=1,自 发自收时Q=2;  $R_2$ 为天线 2 到T的距离矢量; B为 基线矢量,符号 (•)表示点乘运算。

将两坐标系一致时的视角记为 $\theta_0$ ,此时 $\beta = 0$ 且天线1到目标的单位矢量 $\hat{R}_0$ 与航向垂直。 $\hat{R}_0, \theta_0$ 可分别由几何关系和式(3)计算。

$$\widehat{\boldsymbol{R}}_{0} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{0} \\ \sin \theta_{0} \\ -\cos \theta_{0} \end{bmatrix}$$

$$\tag{4}$$

$$\theta_0 = \alpha + \arcsin\left[\frac{B^2 + 2R_1 \cdot \Delta R - \Delta R^2}{2 \cdot B \cdot R_1}\right] \quad (5)$$

其中 $\Delta R = \lambda \phi / (2\pi Q), B = \langle B, B \rangle^{1/2}$ 为基线长度,  $\alpha$  为 **B** 与轴 $\hat{y}_p$ 的夹角,称为"基线角"。

实际上,机载平台的不稳定会导致两坐标系不 一致。平台姿态运动可由3个角度描述,即横滚角  $\vartheta_r$ ,俯仰角 $\vartheta_p$ 和偏航角 $\vartheta_y$ ;分别定义为绕 $\hat{x}_p, \hat{y}_p$ 和  $\hat{z}_p$ 轴的逆时针旋转角。各旋转角矩阵为

$$\boldsymbol{M}_{r} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & \cos \vartheta_{r} & -\sin \vartheta_{r} \\ 0 & \sin \vartheta_{r} & \cos \vartheta_{r} \end{bmatrix}$$
$$\boldsymbol{M}_{p} = \begin{bmatrix} \cos \vartheta_{p} & 0 & -\sin \vartheta_{p} \\ 0 & 1 & 0 \\ \sin \vartheta_{p} & 0 & \cos \vartheta_{p} \end{bmatrix}$$
$$\boldsymbol{M}_{y} = \begin{bmatrix} \cos \vartheta_{y} & -\sin \vartheta_{y} & 0 \\ \sin \vartheta_{y} & \cos \vartheta_{y} & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$
(6)

经平台姿态运动后,单位矢量 $\hat{\mathbf{R}}_1$ 和 $\hat{\mathbf{R}}_0$ 满足:  $\hat{\mathbf{R}}_1 = \mathbf{M}_y \mathbf{M}_y \mathbf{M}_r \hat{\mathbf{R}}_0$ 

$$= \begin{bmatrix} \cos \vartheta_y \sin \vartheta_p \cos(\theta_0 + \vartheta_r) - \sin \vartheta_y \sin(\theta_0 + \vartheta_r) \\ \sin \vartheta_y \sin \vartheta_p \cos(\theta_0 + \vartheta_r) + \cos \vartheta_y \sin(\theta_0 + \vartheta_r) \\ -\cos \vartheta_p \cos(\theta_0 + \vartheta_r) \end{bmatrix}$$
(7)

(14)

$$\theta = \arccos(\cos\vartheta_p \cos(\theta_0 + \vartheta_r)) \tag{8}$$

$$h_{T} = H - R_{1} \cdot \cos \left[ \cos \vartheta_{p} \cos \left[ \alpha + \arcsin \left( \frac{B^{2} + 2R_{1} \cdot \Delta R - \Delta R^{2}}{2 \cdot B \cdot R_{1}} \right) + \vartheta_{r} \right) \right]$$
(9)

其中H为平台飞行高度。式(9)适用于正侧视和任意 斜视成像几何。

# 2.2 高程灵敏度

由式(9)知,目标高程 $h_T$ 为斜距 $R_1$ ,基线长度 B,基线角 $\alpha$ ,干涉相位 $\phi$ ,以及俯仰角 $\vartheta_p$ 和横滚 角 $\vartheta_r$ 的函数。式(9)对各参数求偏导,可得高程对各 参数的灵敏度 $\frac{\partial h_T}{\partial(\cdot)}$ 。 $\frac{\partial h_T}{\partial(\cdot)}$ 的一般表达式( $R_1$ 除外)为

$$\frac{\partial h_T}{\partial (\cdot)} = \frac{\partial h_T}{\partial \theta} \cdot \frac{\partial \theta}{\partial (\cdot)} \tag{10}$$

其中 $\frac{\partial \theta}{\partial(\cdot)}$ 为视角对任意参数的偏导数。首先,由式(8)

分别求视角对各参数(即 $B,\alpha,\phi,\vartheta_r,\vartheta_p$ )的灵敏度;其次,根据机载双天线干涉系统实际参数(表 1),分析各参数的高程灵敏度。

(1) θ 对基线长度的偏导数:



表1 机载双天线干涉系统参数

ì	波长 $\lambda$	$0.0312~\mathrm{m}$
2	基线长度 B	$2.3019~\mathrm{m}$
2	基线角 α	$-4.3442 \times 10^{-5}$ rad
-	平台高度 H	$3007.3951 {\rm ~m}$
-	飞行速度 V	87.1815  m/s
-	干涉模式 Q	1

图 2(a)左边纵轴为高程对基线长度的灵敏度;右边 纵轴为基线长度误差  $\Delta B = 0.001 \text{ m}$ 时引入的高程 误差  $\Delta H$ 。显然,当 B存在误差时反演的地形高程 误差呈现由近距到远距的斜坡面。

(2) θ 对基线角的偏导数:

$$\frac{\partial \theta}{\partial \alpha} = \frac{\sqrt{\cos^2 \vartheta_p - \cos^2 \theta}}{\sin \theta} \tag{12}$$

图 2(b)左边纵轴为高程对基线角的灵敏度;右边纵轴为基线角误差 $\Delta \alpha = 0.001$  rad 时引入的高程误差  $\Delta H \circ \Delta \alpha$ 引入的高程误差沿距离向空变,且远距 高程误差大于近距。

(3) θ 对干涉相位的偏导数:

$$\frac{\partial\theta}{\partial\phi} = \frac{\sqrt{\cos^2\vartheta_p - \cos^2\theta}}{\sin\theta} \cdot \frac{\frac{\lambda}{2\pi QB} \left(1 - \frac{\lambda\phi}{2\pi QR_1}\right)}{\cos(\theta_0 - \alpha)} \quad (13)$$

图 2(c)左边纵轴为高程对干涉相位的灵敏度;右边 纵轴为干涉相位误差  $\Delta \phi = 0.01$  rad 时引入的高程 误差  $\Delta H$ 。当  $\Delta \phi$  为正时,引入的高程误差呈现由 近距到远距逐渐增加的斜坡面。

(4) θ 对横滚角的偏导数:



2697

式(14)等于式(12), 即 $\frac{\partial h}{\partial \alpha} = \frac{\partial h}{\partial \vartheta_r}$ 。实际上, 由 2.1

节高程重建模型知, 当平台发生横滚运动时,  $\vartheta_r$ 将 叠加到基线角  $\alpha$  上, 因此高程对  $\vartheta_r$ 的灵敏度可统一 为高程对  $\alpha$  的灵敏度。

(5) θ 对俯仰角的偏导数:

$$\frac{\partial \theta}{\partial \theta_p} = \frac{\tan \vartheta_p \sqrt{\cos^2 \vartheta_p - \cos^2 \theta}}{\sin \theta} \tag{15}$$

图 2(d)左边纵轴为高程对俯仰角的灵敏度;右边纵 轴为俯仰角误差  $\Delta \vartheta_p = 0.001$  rad 时引入的高程误 差  $\Delta H$ 。尽管俯仰角引入的  $\Delta H$  随斜距增大而增大, 但 干 涉 数 据 获 取 时  $\vartheta_p$  由 测 量 精 度 达 4.3633 ×10<sup>-5</sup> rad 的 INS(Initial Measurement Unit + Differential Global Positioning Systems, IMU + DGPS) 记录,因此可忽略  $\vartheta_p$  引入的高程误差。

(6)高程对斜距 R<sub>1</sub> 的灵敏度

文献[13]基于原始回波数据,使得斜距误差在成像阶段得以精确校正,因此高程重建时无须考虑。

由上述分析知,基线长度、基线角和干涉相位 偏置(以某点为基准进行的干涉相位解缠,会在展开 相位中引入一个偏移常量,称为干涉相位偏置)是影 响高程重建精度的主要误差源。因此,第3节针对 此3类高程误差源,建立 InSAR 区域网 DEM 同时 重建的数学模型。

# 3 InSAR 区域网 DEM 同时重建的数学模型

为简化推导,本文以两条航带四景数据(图 3) 构成的小区域为例,推导区域网 DEM 重建的数学 模型。重建过程包含两类点:GCPs(本文指高程控 制点)和 TPs。位于相邻景重叠域的 GCPs 可以作为 TPs 加以利用。各景数据按平行于航向的顺序排列。

GCPs 按式(16)列出其对应的高程误差方程:

 $\frac{\partial h_{G_i}^k}{\partial B_{G_i}^k} \cdot \Delta B_{G_i}^k + \frac{\partial h_{G_i}^k}{\partial \alpha_{G_i}^k} \cdot \Delta \alpha_{G_i}^k + \frac{\partial h_{G_i}^k}{\partial \phi_{G_i}^k} \cdot \Delta \phi_{G_i}^k = \Delta H_{G_i}^k (16)$ 其中 G 表示 GCPs, *i* 表示点序号; 上标 *k* 表示数据 景序号;  $\frac{\partial h}{\partial B}, \frac{\partial h}{\partial \alpha}, \frac{\partial h}{\partial \phi}$ 分别为高程对基线长度 *B*,基 线角  $\alpha$  以及干涉相位  $\phi$  的灵敏度函数(解析表达式 见 2.2 节);  $\Delta B_k, \Delta \alpha_k, \Delta \phi_k$ 分别为  $B, \alpha$  和干涉相位的 偏差;  $\Delta H_{G_i}^k$  表示真实高程与反演高程的差值,称为 "GCPs 平差数据源"。



图 3 四景 DEM 同时重建的数学模型

TPs 误差方程为式(17),单个 TP 的误差方程 个数与其所在的数据景数目相等。

$$\frac{\partial h_{T_j}^k}{\partial B_{T_j}^k} \cdot \Delta B_{T_j}^k + \frac{\partial h_{T_j}^k}{\partial \alpha_{T_j}^k} \cdot \Delta \alpha_{T_j}^k + \frac{\partial h_{T_j}^k}{\partial \phi_{T_j}^k} \cdot \Delta \phi_{T_j}^k = \Delta H_{T_j}^k (17)$$

其中T表示TPs, j为点序号。

式(16),式(17)可分别写为矩阵形式:

$$\boldsymbol{F}_{\mathrm{G}i}^k \cdot \boldsymbol{\Delta}_k = \Delta H_{\mathrm{G}i}^k \tag{18}$$

$$\boldsymbol{F}_{\mathrm{T}j}^{k} \cdot \boldsymbol{\Delta}_{k} = \Delta H_{\mathrm{T}j}^{k} \tag{19}$$

其 中 
$$\mathbf{F}_{\mathrm{K}j}^{k} = \left| \frac{\partial h_{\mathrm{K}j}^{k}}{\partial B_{\mathrm{K}j}^{k}} \; \frac{\partial h_{\mathrm{K}j}^{k}}{\partial \alpha_{\mathrm{K}j}^{k}} \; \frac{\partial h_{\mathrm{K}j}^{k}}{\partial \phi_{\mathrm{K}j}^{k}} \right|, \mathrm{K} = \mathrm{G或T}, \; \boldsymbol{\Delta}_{k} =$$

[ $\Delta B_k \Delta \alpha_k \Delta \phi_k$ ]。上述误差方程包括两类未知参数: 各高程误差源修正值和 TPs 真实高程。其中,第1 类未知数数目等于高程误差源数目  $N_{\text{pars}} = 3$ 乘以 InSAR 区域网内数据景数;而第2类未知数数目随 区域网内 TPs 数目变化而变化,难以准确掌握。例 如,对于7条航带49景数据构成的区域网,相邻景 TPs 数目按理论最小个数3计算,则需要求解的未 知数总个数为49× $N_{\text{pars}}$  + (6×7+7×6)×3 = 399。 其中 TPs 真实高程占252个,而这252个未知数并 非求解的目标参数,因此消除此类未知数是可取的。 以图 3 中 1 号 TP 为例,消除未知真实高程后,其 对应的两个误差方程退化为一个,即各 TP 的等效 误差方程包含两组高程误差源:

 $F_{T1}^{I} \cdot \Delta_{I} - F_{T1}^{II} \cdot \Delta_{II} = H_{T1}^{I} - H_{T1}^{II}$  (20) 其中  $H_{T1}^{I}, H_{T1}^{II}$  分别为其在第 I,II 景的反演高程,称  $\Delta H_{T1} = H_{T1}^{I} - H_{T1}^{II}$  为 "TPs 平差数据源"。至此, 得到图 3 区域网简化误差方程的矩阵表达式。

$$\boldsymbol{F}' = \begin{bmatrix} F_{G1}^{\mathrm{I}} & F_{T1}^{\mathrm{I}} & F_{T2}^{\mathrm{I}} & F_{T3}^{\mathrm{I}} & F_{T4}^{\mathrm{II}} & F_{T5}^{\mathrm{II}} & F_{T6}^{\mathrm{II}} & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & -F_{T1}^{\mathrm{II}} & -F_{T2}^{\mathrm{II}} & -F_{T3}^{\mathrm{II}} & 0 & 0 & F_{G2}^{\mathrm{II}} & F_{T7}^{\mathrm{II}} & F_{T8}^{\mathrm{II}} & F_{T9}^{\mathrm{II}} & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & -F_{T4}^{\mathrm{III}} & -F_{T5}^{\mathrm{III}} & -F_{T6}^{\mathrm{III}} & 0 & 0 & 0 & 0 & F_{G3}^{\mathrm{III}} & F_{T10}^{\mathrm{III}} & F_{T11}^{\mathrm{III}} & F_{T12}^{\mathrm{III}} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & -F_{T7}^{\mathrm{IV}} & -F_{T8}^{\mathrm{IV}} & -F_{T9}^{\mathrm{IV}} & 0 & -F_{T10}^{\mathrm{IV}} & -F_{T11}^{\mathrm{IV}} & -F_{T12}^{\mathrm{IV}} & F_{G4}^{\mathrm{IV}} \end{bmatrix}_{4 \times 16}$$

$$(21)$$

$$\Delta \boldsymbol{H} = \begin{bmatrix} \Delta H_{\text{G1}}^{\text{I}} & \Delta H_{\text{T1}} & \Delta H_{\text{T2}} & \Delta H_{\text{T3}} & \Delta H_{\text{T4}} & \Delta H_{\text{T5}} & \Delta H_{\text{T6}} & \Delta H_{\text{G2}}^{\text{II}} & \Delta H_{\text{T7}} \end{bmatrix}$$
$$\Delta H_{\text{T8}} & \Delta H_{\text{T9}} & \Delta H_{\text{G3}}^{\text{III}} & \Delta H_{\text{T10}} & \Delta H_{\text{T11}} & \Delta H_{\text{T12}} & \Delta H_{\text{G4}}^{\text{IV}} \end{bmatrix}_{\text{I}_{6\times 1}}$$

(23)

(24)

 $\hat{x} < 0.5$ ,从而得到 GCPs 在干涉图中的亚像素级定位。

#### 5 实验

本文采用中国科学院电子学研究所自主研制的 机载 InSAR 系统在中国山西省某地获取的两景 X 波段数据, 验证本文方法的有效性和稳健性。实验 区覆盖面积为2.5 km×4 km,以平地为主,高程起 伏为[905 m, 935 m], 南边地势稍低于北边, 地面覆 盖物包括小麦田、无耕种的玉米杆地、刚犁过的农 田等, 航向重叠10%, 如图5所示(受篇幅所限, 仅 给出含重叠域的部分 SAR 图像)。实验验证含4类 点: GCPs, TPs, 独立检查点(Independent Check Points, ICPs)和独立检查 TPs(Independent Check Tie Points, ICTPs)。图 5(a)为 124 对 TPs;图 5(b) 为第1景重叠域,与图5(a)中白色长方形区域对应, 三角形为实验区布放的 6 个 GCPs。验证方案分4 部 分,各部分均采用5组实验,即参与重建的TPs数 目N分别为[17,30,47,64,88](仅第1景有 GCPs 参 与)。

#### 5.1 高程误差模型验证

由于缺少实验区的真实高程,因此本实验假定 由 6 个 GCPs 进行单景重建的高程  $h_0$  是真实的,即 其对应的干涉参数  $B_0, \alpha_0, \phi_0$  是准确无误的。首先计 算 N 个 TPs 参与重建后的  $B_N, \alpha_N, \phi_N 与 B_0, \alpha_0, \phi_0$  的 偏差,即  $\Delta B_N = B_N - B_0, \Delta \alpha_N = \alpha_N - \alpha_0, \Delta \phi_N = \phi_N$  $-\phi_0$ ; 其次,由 2.2 节高程误差方程  $\Delta h_N = \frac{\partial h}{\partial B_N}$ 

 $\cdot \Delta B_N + \frac{\partial h}{\partial \alpha_N} \cdot \Delta \alpha_N + \frac{\partial h}{\partial \phi_N} \cdot \Delta \phi_N , \quad \ \ \, \ \, \vec{\mathbf{X}} \Delta B_N, \Delta \alpha_N, \Delta \phi_N$ 

引入的高程偏差 $\Delta h_N$ ;最后,将N个 TPs 参与重建 后高程 $h_N$ 减去 $\Delta h_N$ 与 $h_0$ 作比较。定义残余高程差:

$$h_{\rm res} = (h_N - \Delta h_N) - h_0 \tag{27}$$

根据 h<sub>res</sub> 的均方根误差(Root Mean Square Error, RMSE)和均值,验证第 2 节建立的 InSAR 高程误 差模型。

图 6 为 N 取不同值时, h<sub>res</sub>的 RMSE 和均值。 厘米级的 RMSE 和均值源于:(1)由干涉参数截断误 差引起(由 2.2 节知,高程对干涉参数非常敏感,尤 其是对基线长度和基线角,其灵敏度可达10<sup>3</sup>量级); (2)由配准误差引入的干涉相位偏差<sup>[15]</sup>等造成。厘米 级误差验证了本文所建高程误差模型的合理性和准 确性。

 $\boldsymbol{\Delta}_{4 imes 1} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{\Delta}_{\mathrm{I}} & \boldsymbol{\Delta}_{\mathrm{II}} & \boldsymbol{\Delta}_{\mathrm{III}} & \boldsymbol{\Delta}_{\mathrm{IV}} \end{bmatrix}^{'}$ 

 $\boldsymbol{F} \cdot \boldsymbol{\Delta} = \Delta \boldsymbol{H}$ 

# 4 TPs 检测与 GCPs 识别

由第2,3节知,GCPs和TPs在本文方法中起 重要作用,因此,TPs检测和GCPs识别必须仔细 考虑。

# 4.1 TPs 检测

TPs 是相邻干涉像对间的同一地物,其检测方 法可参考文献[14]。

# 4.2 GCPs 识别

GCPs 是事先在测绘区布放的三面角反射器(图 4),其精确的经纬度和高程由静态 DGPS 经长达 4 小时连续观测得到,测量精度达毫米级。尽管 GCPs 有精确的经纬度和高程,但干涉定标除利用其精确 的测量高程外,还必须得到其在相应干涉图的精确 行列坐标。



图 4 北向拍摄编号为 S03 的三面角反射器

首先,由 GCPs 经纬度和航线经纬度,根据成 像几何,确定干涉图中 GCPs 的大致范围*G*;其次, 在*G*内找幅度极大值  $A_{max}(x_0), x_0 \subset G$  作为 GCP 的 初始位置,其中 x 为行列坐标向量,A(x) 为幅度; 然后,模拟文献[11]的方法,将A(x) 在 $x_0$  进行泰勒 展开:

$$A(\boldsymbol{x}) = A + \frac{\partial A^{\mathrm{T}}}{\partial \boldsymbol{x}} \cdot \boldsymbol{x} + \frac{1}{2} \boldsymbol{x}^{\mathrm{T}} \cdot \frac{\partial^{2} A}{\partial \boldsymbol{x}^{2}} \cdot \boldsymbol{x} \qquad (25)$$

其中 $\mathbf{x} = (x, y)^{\mathrm{T}}$ 是相对 $\mathbf{x}_0$ 的偏移量,上标T表示转置。GCP位置由式(26)确定。

$$\hat{\boldsymbol{x}} = -\frac{\partial^2 A^{-1}}{\partial \boldsymbol{x}^2} \cdot \frac{\partial A}{\partial \boldsymbol{x}}$$
(26)

若偏移量 â 的任一维大于 0.5, 迭代求解, 直至

m, 旦土 115 回住左和 GUPS 纪州 同住左的 满足精度要求。

即

(22)

#### 5.2 本文方法性能

算法性能由两景同时重建后高程h<sub>N</sub>和单景重 建后高程  $h_0$  之差  $\Delta h_{N_0}$  的 RMSE 和均值评价,其中 单景重建时两景数据均使用仅有的 6 个 GCPs。比 较5组实验中 $\Delta h_{N_0}$ 的 RMSE 和均值(表 2),可以看 出:(1)算法性能并非随 N 增加而改善,说明除 N 外 TPs 分布也是影响本文算法性能的重要因素; (2)第 1景的均值和 RMSE 在 N = 30 时同时取得最小值, 而第2景的均值和 RMSE 分别在 N = 47 和 N = 88时取得最小值,即 RMSE 和均值在两景中的变化趋 势不完全一致,表明本文方法能够将大的粗差在相 邻景中进行分配,从而降低大的粗差对单景区域的 影响,进而保证相邻景的相对高程精度;(3)各组实 验的 $\Delta h_{N_0}$ 在两景数据中均近似呈现沿距离向的抛 物曲线且顶点均位于斜距3.53 km 左右,但第2景数 据中 GCPs 布放区即斜距范围[3.53 km, 4.37 km] 及其附近的 $\Delta h_{N0}$ 较大(5 组实验中最大值的均值为 -1.2664 m)而第1景数据恰好相反,这是因为单独 重建时各高程误差源的估计值对该区域为最优,而 同时重建时第2景未利用 GCPs, 从而造成第2景的 均值和 RMSE 比第1景高出1个数量级。

表 2  $\Delta h_{N_0}$  的 RMSE 和均值

TDa 粉目 N	第1景		第2景	
115 或目 1	RMSE	均值	RMSE	均值
17	0.0697	0.0590	0.5605	0.9575
30	0.0032	$-10^{3}$	0.5153	0.7500
47	0.0618	0.0534	0.6220	0.6728
64	0.0460	0.0396	0.5640	0.6940
88	0.1851	0.1338	0.3669	0.8077

以表 2 中 N = 64 的重建结果为例,将单独重建 和同时重建后的高程剖面图(图 5(b)沿航向的均值) 以及两者的差值示于图 7。系统设计时的有效视角 范围[37°, 63°]对应的斜距为[2.61 km,4.59 km],显 
$$\begin{split} & \Delta h_{N,0} \, targeta$$
在 GCPs 布放区及其附近可达毫米级,然而对于缺少 GCPs 且地形高程起伏达 20 m 的近距端, $\Delta h_{N,0}$ 略大于 0.1 m,由 2.2 节高程灵敏度沿距离向的空变特性 知,GCPs 沿距离向的均匀布放方案能够减缓该现 象即重建结果局部最优。图 7 中两堵围墙(见图 4) 恰好与自东向西的飞行航向平行,墙壁与地面构成 的二面角反射器使得围墙外侧的雷达散射信号能有 效到达接收机,从而使外侧对应的干涉相位能够部 分反映围墙高度;然而围墙内侧易出现遮挡,造成 内侧的散射信号难以到达接收机,进而使该区域的 回波信号中热噪声占优,导致围墙内侧严重去相干 因此干涉相位噪声大,其高程呈现图 7 所示尖锋。

# 5.3 高程精度

ICPs 高程由静态 DGPS 经长时间观测得到,第 *i* 个 ICP 的绝对高程偏差定义为反演高程与测量高 程差。

$$\Delta H^i_{\rm ICP} = H^i_{\rm derived} - H^i_{\rm measured} \tag{28}$$

根据  $\Delta H_{ICP}^{i}$  的统计值,包括最大值、最小值、中值、 RMSE 和均值,衡量采用本文方法重建后 DEM 的 高程精度。本实验采用第 2 景未参与重建的 6 个 ICPs 实现高程精度验证。

表 3 为各组实验中 ΔH<sup>i</sup><sub>ICP</sub> 的统计值。由 5 组实 验对应的均值范围[-1.2740 m, -0.9711 m] 知,经 本文方法重建后地形高程似乎比真实高程低1 m左 右,这主要由高程误差源的不准确估计引起:(1)5 组实验中参与重建的 GCPs 集中在第1景,意味着 第2景缺少有效边界约束;(2)钢架结构建筑物(图 5(a)椭圆区域)的后向散射系数远大于其周围农田, 造成该建筑物以北区域干涉相位标准差增加,最终 致使基于积分过程的相位缠绕将噪声引入到本景数 据的其它区域,进而使该景数据的展开相位一定程 度上偏离地形真实相位;(3)成像处理时多普勒几何 不准确和斜视几何使散射点相位存在方位向和距离



图 5 连接点和地面控制点的分布

图 6 残余高程差的 RMSE 和均值

图 7 第 1 景重叠域沿航向平均的高程剖面图

表 3 ICPs 绝对高程偏差统计值

TPs 数	ICPs 绝对高程偏差统计值(m)				
$\exists N$	最小值	最大值	中值	RMSE	均值
17	-2.098	-0.2367	-1.2740	0.6564	-1.2740
30	-1.891	-0.2172	-1.0500	0.6248	-1.1370
47	-1.903	0.0097	-1.0300	0.6698	-1.0650
64	-1.812	0.0779	-0.9427	0.6614	-0.9764
88	-1.716	-0.1018	-0.8852	0.6053	-0.9711

向斜坡进而增大配准误差对最终干涉相位的影 响<sup>[15]</sup>。由 $\Delta H^i_{ICP}$ 的均值变化趋势知,经本文方法重 建后地形高程相对真实高程的偏差随着参与重建的 TPs 数目 N 增加而减小,尽管 N = 47 时  $\Delta H_{ICP}^i$  的 RMSE 较之 N = 30 增大 0.045 m, 但 N 继续增加时 RMSE 也随之减小,这表明除 N 外 TPs 信杂比 (Signal-to-Clutter Ratio, SCR; 定义为独立射散点 相对于周围杂波干扰的能量之比; 当 SCR 大时, 可 视各 TP 具有独立的散射中心,其干涉相位能够进 行独立提取,这也正是需要实地布放角反射的主要 原因。)也是影响高程精度的重要因素之一,同时表 明本文方法能够将大的粗差在区域网内进行分配, 降低大的粗差对局部区域的影响,避免局部最优解。

图 8 为 N = 64 时第2景的 DEM。 a 区域中道路 宽约2m,高出两边沟壑约1m; b包含孤立坟墓且 某些上面长有树(部分见图 4), X 波段 SAR 不具有 穿透能力,因此不发生多路径反射时它能够部分反 映树冠高度; c 含道路、树苗和孤立树; d 包括高压 塔、孤立树和小树林;上述4个区域中的特征地物 在 DEM 中清晰可见。图 8 中建筑物 1(图 5 椭圆区 域)和建筑物2相互作用使得建筑物2右边噪声极大 程度上掩盖了地形起伏相位,最终使其反演高程中 含有噪声;实际上建筑物1左边区域也受其影响, 但近距回波强于远距进而降低了其对近距的影响。

#### 5.4 重叠域高程一致性

ICTPs 是位于相邻景重叠域且未参与重建的 TPs,每个 ICTP 对应两个反演高程,两者之差  $\Delta h_{\text{ICTP}\,i}$ 用于衡量重叠域相对高程精度。本文方法和 单独重建各自对应的相对高程差 $\Delta h_{ICTP_i}$ 见图 9。显 然,两景单独重建后 $\Delta h_{ICTP,i}^r$ 从近距到远距呈近乎线 性增长,而本文方法的 $\Delta h_{ICTP,i}^r$ 从第 30 个 ICTP 开 始基本保持恒定,并且5组实验的 $\Delta h_{ICTP,i}^r$ 曲线非常 接近。各组实验中 $\Delta h_{ICTP_i}^r$ 的 RMSE 和均值分别示 于图 9(b)中左右纵轴,横坐标0 对应单独重建。

#### 结束语 6

本文提出一种基于相邻景自动提取的连接点, 利用最小二乘原理,实现 InSAR 区域网内多景干涉 图到高精度 DEM 的同时反演方法。对中国科学院 电子学研究所研制的 InSAR 系统在山西某地获取 的 X 波段数据进行的实验, 表明本文方法不仅能够 实现无控制点区域的高精度 DEM(RMSE 小于 0.7 m)生成同时还能提高重叠域的高程一致性,为后续 大区域 DEM 拼接提供方便。



图 8 本文方法重建后, 第 2 景 DEM

参考文献

- Mallorqui J J, Bara M, and Broquetas A. Calibration [1] requirements for airborne SAR interferometry [C]. SAR Image Analysis, Modeling, and Techniques III, Proceedings of SPIE, 2000, Vol. 4173: 267-278.
- Gonzalez J H, Bachmann M, Scheiber R, et al. Definition of [2]ICES at selection criteria for their use as height reference for TanDEM-X[J]. IEEE Transactions on Geoscience and

Remote Sensing, 2010, 48(6): 2750-2757.

- Rabus B, Eineder M, Roth A, et al.. The Shuttle Radar [3] Topography Mission — a new class of digital elevation models acquired by spaceborne radar [J]. ISPRS Journal of Photogrammetry & Remote Sensing, 2003, 57(4): 241-262.
- Brown C G, Sarabandi K, and Pierce L E. Validation of the [4]Shuttle Radar Topography Mission height data [J]. IEEE Transactions on Geoscience and Remote Sensing, 2005, 43(8): 1707-1715.

- [5] Krieger G, Moreira A, Fiedler H, et al. TanDEM-X: a satellite formation for high-resolution SAR interferometry [J]. *IEEE Transactions on Geoscience and Remote Sensing*, 2007, 45(11): 3317–3341.
- [6] Chapin E, Hensley S, and Michel T R. Calibration of an across track interferometric P-band SAR [C]. Proceedings of IGARSS, Sydney, Australia, July 2001: 502–504.
- [7] Raggam H and Gutjahr K H. INSAR block parameter adjustment [C]. 3rd European Conference on Synthetic Aperture Radar, Munich, Germany, May 23–25, 2000: 493–496.
- [8] Dall J. Cross-calibration of interferometric SAR data [J]. IEE Proceedings Radar, Sonar & Navigation, 2003, 150(3): 177–183.
- [9] Toutin T. Path processing and block adjustment with RADARSAT-1 SAR images [J]. *IEEE Transactions on Geoscience and Remote Sensing*, 2003, 41(10): 2320–2328.
- [10] Tee-Ann T, Liang-Chien C, Chien-Liang L, et al. DEM-aided block adjustment for satellite images with weak convergence geometry [J]. *IEEE Transactions on Geoscience and Remote Sensing*, 2010, 48(4): 1907–1918.
- [11] Brown M and Lowe D G. Invariant features from interest point groups [C]. In British Machine Vision Conference, Cardiff, Wales, 2002: 656–665.
- [12] Zebker H A, Hensley S, Shanker P, et al.. Geodetically

accurate InSAR data processor [J]. *IEEE Transactions on Geoscience and Remote Sensing*, 2010, 48(12): 4309–4321.

- [13] Chen Shu-xuan, Jiang Li-min, and Xiang Mao-sheng. Channel delay estimation for interferometric synthetic aperture radar[C]. The 34th International Symposium for Remote Sensing of Environment, Sydney, Australia, April 2011: TS-73-1.
- [14] 姜丽敏,陈曙暄,向茂生.面向 InSAR 稀疏控制点测图的同 名点提取方法[J].电子与信息学报,待发表. Jiang Li-min, Chen Shu-xuan, and Xiang Mao-sheng. A method of homologue points extraction for InSAR mapping with sparse control points[J]. Journal of Electronics & Information Technology.
- [15] Prats P and Mallorqui J J. Estimation of azimuth phase undulations with multisquint processing in airborne interferometric SAR images [J]. *IEEE Transactions on Geoscience and Remote Sensing*, 2003, 41(6): 1530–1533.
- 姜丽敏: 女, 1985 年生, 博士生, 研究方向为干涉 SAR 定标处 理、SAR 图像解译.
- 陈曙暄: 男,1981年生,博士,研究方向为干涉 SAR 数据处理、 地面慢速动目标检测.
- 向茂生: 男,1964年生,研究员,博士生导师,长期从事干涉合成孔径雷达技术及方法的研究工作.