ALMA MATER STUDIORUM - UNIVERSITÀ DI BOLOGNA

FACOLTA' DI INGEGNERIA

CORSO DI LAUREA IN INGEGNERIA CIVILE

DIPARTIMENTO DI INGEGNERIA CIVILE,

AMBIENTALE E DEI MATERIALI

TESI DI LAUREA

in

TOPOGRAFIA

POSIZIONAMENTO CINEMATICO DI PRECISIONE: CONFRONTO TRA TECNICHE GNSS DIFFERENZIATE ED INDIFFERENZIATE

CANDIDATO

RELATORE:

Eugenio Serantoni Chiar.mo Prof. Luca Vittuari

Anno Accademico 2010/11

Sessione II

Sommario

1. Intro	duzione	5
1.1.	Posizionamento Relativo Cinematico Continuo	6
1.2.	Precise Point Positioning	8
1.2	1. Correzioni caratteristiche del posizionamento PPP	10
1.3.	Servizi di rete	14
2. Oper	azioni di campagna	15
2.1.	Strumentazione utilizzata nel rilievo	18
2.2.	Prodotti CODE utilizzati	
3. Proce	essamento delle osservazioni	19
4. Com	parazione delle soluzioni	22
4.1.	Posizionamento relativo GrafMov e relativo RTKLIB	23
4.2.	Posizionamento relativo GrafMov e PPP GrafMov	26
4.3.	Posizionamento relativo RTKLIB e PPP RTKLIB	29
4.4.	Posizionamento relativo GrafMov e PPP RTKLIB	34
5. Inter	pretazione delle soluzioni	37
6. Conc	lusioni e prospettive	
7. Bibli	ografia	41
8. Appe	endice: esempi di documenti utilizzati nell'elaborazione dei dati	43
8.1.	File delle osservazioni	43
8.2.	File delle effemeridi trasmesse	44
8.3.	File delle effemeridi precise	45
8.4.	File degli offset degli orologi dei satelliti	46
8.5.	File di output (GrafMov)	47
8.6.	File di output (RTKLIB)	48

1. Introduzione

Lo scopo di questa tesi consiste nell'analizzare le prestazioni del *Precise Point Positioning* (PPP) cinematico in relazione a quelle del posizionamento relativo cinematico continuo. E' stato utilizzato un *data set* relativo al monitoraggio delle dune costiere presso le foci del Bevano. Inoltre, è stata valutata l'attendibilità delle soluzioni ottenute col software geodetico *open-source* RTKLIB (sviluppato da Tomoji Takasu) confrontandole con quelle fornite dal software commerciale GrafNav (Waypoint Consulting Inc.).

Nell'ambito del posizionamento satellitare, le tecniche che consentono di ottenere precisioni spaziali di ordine al più centimetrico sono dette di alta precisione. In particolare, si distinguono due tecniche alternative circa il processamento dei dati, che possono infatti contemplare l'uso di osservabili differenziate od indifferenziate. Un'osservabile è detta differenziata se consiste nel resto della sottrazione fra due segnali. Queste due tecniche non sono da intendersi esclusivamente come diversi algoritmi di elaborazione bensì, in senso più ampio, come distinti approcci al rilievo. Infatti, fra esse vi sono pure differenze relative alla strumentazione necessaria, ai dati di input e, più in generale, alla stima delle correzioni. Nella pratica, le tecniche differenziate e quelle indifferenziate prendono i nomi, rispettivamente, di posizionamento relativo e di *Precise Point Positioning*.

1.1. Posizionamento Relativo Cinematico Continuo

Questo metodo è di gran lunga il più diffuso per applicazioni geodetiche: prevede l'utilizzo di due distinte antenne ricevitrici, di cui una generalmente ferma (*master*) ed una in movimento (*rover*). La finalità consiste nel determinare un vettore tridimensionale (*baseline*) *master* – *rover* per ogni epoca di acquisizione.

Tale procedimento permette il raggiungimento di accuratezze inferiori al metodo statico, cui è molto simile, a causa della minore ridondanza dei dati acquisiti.

L'utilizzo di due stazioni permette di differenziare le osservabili, ottenendo grandezze che non risentono dei disturbi comuni. Per questo motivo, se le antenne sono poste a grande distanza l'accuratezza della soluzione ne risente negativamente.

Ricevitori

Tipicamente i ricevitori sono di tipo geodetico a doppia frequenza, ossia eseguono sia misure di pseudorange sia di fase e ricevono su entrambe le due portanti L1 (1575.42 MHz) ed L2 (1227.60 MHz).

Varie combinazioni dei due segnali permettono di stimare più agevolmente l'ambiguità di fase (combinazione *Wide-lane* Lw), ottenere precisioni elevate (combinazione *Narrow-lane* Ln) od infine eliminare il ritardo ionosferico (combinazione *Iono-free* Lc).

Effemeridi ed errori di sincronizzazione degli orologi dei satelliti

Il posizionamento cinematico consente di scegliere fra l'utilizzo di effemeridi trasmesse (*broadcast*) o precise. Similmente, l'uso delle stime degli errori di sincronizzazione (*offset*) degli orologi dei satelliti non è strettamente necessario.

L'impiego dei prodotti IGS è però raccomandabile nel posizionamento di alta precisione effettuato in *postprocessing*.

Ambiguità di fase

Per ambiguità di fase si intende il numero di cicli interi contenuti nella distanza satellitericevitore all'inizio delle osservazioni.

Il posizionamento relativo cinematico permette di fissare le ambiguità di fase in forma intera mediante differenziazioni singole, doppie e triple dei segnali ricevuti. Inoltre, la determinazione dell'ambiguità in forma intera (inizializzazione) riveste un ruolo cruciale: essa deve avvenire in tempi brevi, altrimenti in caso di perdita del segnale tratti significativi del percorso del *rover* sono processati in modo impreciso. A tale scopo sono stati sviluppati algoritmi detti *On The Fly* (OTF) che permettono inizializzazioni rapide ed in movimento.

1.2. Precise Point Positioning

Col termine *Precise Point Positioning* si intende una tecnica di posizionamento satellitare che prevede l'elaborazione dei dati ricevuti da un singolo ricevitore GNSS (geodetico a doppia frequenza). Tale ricevitore può rimanere fermo su un punto (modalità statica) o muoversi (modalità cinematica). Questa tecnica fu sviluppata negli anni novanta dal *Jet Propulsion Laboratory* (JPL) della NASA.

L'utilizzo di un solo ricevitore comporta l'adozione di diversi accorgimenti relativi alla strumentazione, ai dati in input ed alle tecniche di processamento. La prima conseguenza di ciò è l'impossibilità di disporre delle equazioni differenziate. Le uniche equazioni disponibili sono quelle delle misure di *pseudorange* e di fase, i cui errori sistematici sono da stimare singolarmente.

In genere il processamento è del tipo *code-smoothed*: siccome il posizionamento di codice è meno preciso ma più rapido, viene progressivamente sostituito dal posizionamento di fase. In genere tale *code-smoothing* si esplica in un centinaio di epoche di acquisizione.

L'equazione dell'osservabile di fase assume la seguente forma:

$$\lambda \cdot \phi_i^j(t) = \rho_i^j(t-\tau) + c\big(\delta t_i - \delta t^j\big) + \lambda\big[\phi_i(t_0) - \phi^j(t_0)\big] - I_i^j + T_i^j + \lambda \cdot N_i^j + \lambda \cdot \varepsilon_i^j$$

dove:

 λ lunghezza d'onda della portante (o della combinazione di portanti)

 $\phi_i^j(t)$ osservabile di fase relativa al ricevitore i ed al satellite j

 ρ_i^j distanza geometrica tra ricevitore i e satellite j

t istante di ricezione

 τ tempo di volo

- *c* velocità della luce nel vuoto
- δt_i errore dell'orologio del ricevitore i
- δt^{j} errore dell'orologio a bordo del satellite j (noto se si utilizzano prodotti IGS)

 $\phi_i(t_0)$ fase del segnale al ricevitore i all'istante t₀

 $\phi^{j}(t_{0})$ fase del segnale inviato dal satellite j all'istante t₀

- I_i^j ritardo ionosferico (trascurabile se si utilizza la combinazione *Iono-free*)
- T_i^j ritardo troposferico
- N_i^j ambiguità iniziale di fase relativa al ricevitore i ed al satellite j (non intera)
- ε_i^j rumore sul segnale relativo al ricevitore i ed al satellite j (*multipath* incluso)

Similmente al posizionamento di codice, almeno quattro satelliti sono necessari per poter effettuare il posizionamento: alle tre coordinate spaziali va aggiunta una quarta incognita, ossia l'errore dell'orologio del ricevitore, non determinabile tramite singole differenze.

Inoltre, l'impossibilità di disporre delle equazioni alle triple differenze rende impraticabile la determinazione dell'ambiguità iniziale di fase in forma intera.

Effemeridi ed errori di sincronizzazione degli orologi dei satelliti

Per quanto riguarda le effemeridi e gli *offset* degli orologi dei satelliti, non si utilizzano i dati *broadcast*, bensì quelli precisi, frutto di un'elaborazione a posteriori. Tali prodotti sono distribuiti da centri di ricerca internazionali.

L'uso di stime precise circa le asincronie degli orologi dei satelliti è molto importante, in quanto con un singolo ricevitore non si è in grado di ottenere equazioni alle singole differenze, le quali eliminerebbero il suddetto anacronismo.

Inoltre, le correzioni degli orologi dei satelliti sono divenute di reale utilità solo successivamente allo spegnimento della *Selective Availability* (2 maggio 2000). Prima di allora il degrado artificiale della precisione degli orologi rendeva impossibile interpolare le correzioni degli stessi effettuate dai centri di ricerca. Pertanto, la difficoltà consisteva nel far coincidere le epoche di acquisizione con quelle per cui era fornita la correzione (Colombo, 2004).



Fig. 1.1 - Correzioni dell'orologio di bordo del satellite PRN5 prima e dopo la disattivazione della SA. (Witchayangkoon, 2000)

1.2.1. Correzioni caratteristiche del posizionamento PPP

Ritardo ionosferico

Il ritardo ionosferico è proporzionale alla quantità di particelle ionizzate presenti sul cammino del segnale GPS.

Tale ritardo ha la particolarità di essere inversamente proporzionale al quadrato della frequenza dell'onda. Pertanto, se si dispone di un ricevitore a doppia frequenza, combinando le due portanti L_1 ed L_2 è possibile ottenere una nuova osservabile indipendente dagli effetti ionosferici. Tale segnale è largamente impiegato nello stimare l'errore ionosferico ed è detta *Iono-free*, L_c o L_3 .

Assume la forma

$$L_c = \frac{(f_1^2 L_1 - f_2^2 L_2)}{f_1^2 - f_2^2}$$

Il segnale L_c fornisce precisioni sub-centimentriche ($\lambda_{Lc} \cong 10.7$ cm) sebbene non consenta il fissaggio dell'ambiguità iniziale in forma intera (le portanti L1 ed L2 sono moltiplicate per valori non interi). Per queste ragioni è generalmente utilizzato nel posizionamento PPP.

Ritardo troposferico

Il ritardo troposferico T_r è modellizzato come il prodotto fra ritardo allo zenit (*Zenital Path Delay* ZPD) ed una funzione mappante M, che corregge il ritardo del segnale al variare dell'angolo zenitale.

Inoltre, il ZPD viene diviso in due componenti, una è funzione dello spessore di aria secca attraversata dal segnale (ZPD_h) ed una è funzione dell'umidità dell'atmosfera (ZPD_w):

$$T_r = M \cdot ZPD_h + M \cdot ZPD_w$$

 ZPD_h e ZPD_w possono essere stimati con formule che contemplano i parametri atmosferici (temperatura, pressione, umidità) presso la stazione ricevitrice: le più diffuse sono quelle di Hopfield (1969) e Saastamoinen (1971).

Valori tipici dei due ritardi ZPD_h e ZPD_w sono 230 cm e 10 cm rispettivamente (Niell, 1996).

Invece, per quanto riguarda le funzioni mappanti, le più semplici sono funzione del solo angolo zenitale della *baseline master – rover*, mentre le più avanzate tengono conto anche dei parametri atmosferici o della latitudine del luogo.

Le funzioni mappanti più usate sono quelle dette *Vienna Mapping Function* (VMF) e *Niell Mapping function* (NMF): la prima fa uso di modelli meteorologici globali (Bohem et al., 2005), mentre la seconda non tiene conto della caratteristiche atmosferiche del luogo, ma solo di latitudine, longitudine e giorno dell'anno (Niell, 1996).

Effetti relativistici

Glieffetti relativistici più significativi sono il ritardo Sagnac e, secondariamente, l'effetto Doppler (Ashby, 2003). Il primo, se non corretto, comporta errori notevoli, dell'ordine delle centinaia di nanosecondi (100 ns * c \cong 30 m).

Entrambi questi fenomeni possono essere stimati in modo piuttosto semplice e con grande precisione grazie ai relativi modelli fisici.

Offset dei centri di fase delle antenne dei ricevitori

A differenza della gran parte degli strumenti topografici (total station, livelli...) il centro strumentale dei ricevitori GPS non è ne materializzato ne indipendente dalla misura.

Le antenne presentano unicamente un riferimento posto sull'involucro detto *Antenna Reference Point* (ARP) utilizzato per collegarne la quota a capisaldi altimetrici. Infatti, la posizione del centro di fase dell'antenna ricevitrice (*Phase Center Variation* PCV) rispetto all'ARP può variare in un intervallo di diversi centimetri ed è funzione della frequenza della portante e dell'elevazione del satellite.

I PCV delle diverse antenne in commercio sono determinati in laboratorio e descritti in appositi file da includere nel processamento. Inoltre, è buona norma calibrare periodicamente le antenne in proprio possesso.

Offset dei centri di fase delle antenne dei satelliti

Le orbite descritte dai satelliti coincidono con quelle dei relativi centri di massa, mentre le *baseline* satellite-ricevitore sono riferite ai centri di fase delle due antenne.

Siccome i centri di massa dei satelliti non coincidono necessariamente coi centri di fase delle antenne a bordo, nel processamento è importante conoscere le posizioni relative di questi due punti e l'orientazione di ogni satellite. La prima di queste informazioni è fornita dall'IGS, la seconda è deducibile da effemeridi e messaggio di navigazione.

Phase wind-up

Il *phase wind-up* è un effetto dipendente dalle mutue orientazioni delle antenne (del satellite e del ricevitore).

Difatti, il segnale GPS è polarizzato circolarmente ed un ciclo corrisponde ad un'intera rotazione del campo elettrico. Pertanto, le rotazioni relative delle due antenne possono essere erroneamente interpretate come moti diretti lungo la congiungente.

In pratica, tali rotazioni possono avvenire contestualmente al rotazioni dei satelliti finalizzate ad orientare i pannelli solari verso il Sole. Per quanto riguarda le antenne a terra tale sistematismo è assente in caso di stazioni fisse mentre è assorbito dalle correzioni temporali nel caso di stazioni mobili (Kouba, 2009).

Una particolarità di questo fenomeno è che i suoi effetti variano con continuità nel tempo.

Movimenti periodici della superficie terrestre

L'utilizzo di effemeridi precise permette di ottenere soluzioni espresse nel sistema di riferimento globale *International Terrestrial Reference System* (ITRS), aggiornato quotidianamente. Di conseguenza, le fluttuazioni con periodicità giornaliere o sub-giornaliere vanno stimate in modo indipendente e, fra queste, le principali sono le maree della Terra solida ed il carico oceanico.

Le maree della Terra solida sono movimenti periodici dovuti al fatto che la Terra non è infinitamente rigida. Possono raggiungere ampiezze di 12 centimetri in quota (Kouba, 2009). Tali moti sono descrivibili in armoniche sferiche e sono causati dalle stesse forze che provocano le maree, ossia l'attrazione gravitazionale della Luna e, secondariamente, del Sole.

Le maree stesse, invece, sono la causa del carico oceanico, ossia l'attrazione esercitata dalle masse d'acqua nei confronti della crosta emersa. Rispetto alle maree della Terra solida, i moti causati dal carico oceanico sono minori e concentrati nelle zone costiere.

1.3. Servizi di rete

Le effemeridi *broadcast* sono fornite con una precisione di circa 1 m (1 deviazione standard), decisamente inaccettabili per un posizionamento di alta precisione. Pertanto, l'utilizzo di effemeridi più accurate è necessario in caso di posizionamento PPP e comunque consigliabile per ogni posizionamento in *postprocessing*.

Effemeridi più precise ed accurate sono fornite da centri di ricerca internazionali quali l'*International GNSS Service* (IGS) ed altri come il *Center for Orbit Determination in Europe* (CODE) di Berna, l'Agenzia Spaziale Europea (ESA) ed il JPL. Ad esempio, l'IGS dispone di numerose stazioni permanenti su tutto il globo che inviano ai propri centri di calcolo i segnali ricevuti con cadenza oraria. Tali stazioni, equipaggiate di orologi estremamente precisi (oscillatori al cesio – rubidio, maser ad idrogeno), raffittiscono la rete dell'*International Terrestrial Reference Frame* (ITRF) e si integrano con essa. Mediante compensazione di queste misure sono determinate le posizioni dei satelliti, definite nel sistema di riferimento globale ITRS corrente, che è oggigiorno pressoché coincidente con WGS84, sistema di riferimento nativo del GPS. Conseguentemente, l'uso di effemeridi precise permette anche ottenere soluzioni in un sistema di riferimento aggiornato.

Le effemeridi precise (*final*) sono quindi combinate e distribuite gratuitamente dall'IGS via INTERNET con una latenza di 12 - 18 giorni: presentano una deviazione standard pari a 2,5 cm circa e la frequenza di campionamento è di 15 minuti.

Discorso analogo vale per gli *offset* degli orologi a bordo dei satelliti: se il dato broadcast presenta una deviazione standard pari a 2,5 nanosecondi (2,5 ns * c \cong 0,75 m), il dato preciso ha $\sigma \approx 0,02$ ns (0,02 ns * c $\cong 0,006$ m). I prodotti relativi agli *offset* degli orologi sono distribuiti dall'IGS contestualmente alle effemeridi e hanno frequenza di campionamento di 30 secondi. Il CODE fornisce i propri dati anche con una frequenza di campionamento di soli 5 secondi.

2. Operazioni di campagna

Le misure sono state eseguite in data 1 aprile 2011 nell'ambito del monitoraggio successivo alla realizzazione di un impianto di vegetalizzazione sulla nuova duna del sito pilota di Foce Bevano. L'intervento è stato condotto dal Dipartimento di Scienze e Tecnologie Agroambientali (DiSTA) dell'Università di Bologna. Il progetto si inserisce in un più ampia azione di riqualificazione del tratto costiero circostante (Speranza et al., 2009).

L'area del rilievo è piuttosto sgombra da ostacoli, eccezion fatta per la pineta posta ad Ovest, ad una distanza di almeno 50 metri. E' pertanto improbabile che vi siano verificati problemi significativi di *multipath*.

Le operazioni di campagna si sono articolate in questo ordine:

- installazione della stazione *master* (su treppiede) in corrispondenza del caposaldo Nord Bevano;
- 2. misura della quota dell'ARP del master rispetto al caposaldo;
- 3. accensione del rilevatore master e relativo settaggio;
- 4. misura della quota dell'ARP del *rover* (su zaino da spalla indossato) rispetto a terra;
- 5. accensione del rilevatore rover e relativo settaggio;
- 6. rilievo della duna, effettuato percorrendo a piedi una traiettoria a serpentina.



Fig. 2.1 – Vista aerea (Google Earth) del sito di rilievo e traccia del cammino seguito dal rilevatore. La serpentina è stata percorsa verso Nord.



Fig. 2.2 – Traccia dei punti acquisiti dal rilevatore ed elaborati in modalità cinematica relativa. I tratti gialli denotano una precisione inferiore rispetto a quelli verdi.



Fig. 2.3 – Mappa del cielo relativa al periodo di acquisizione.



Fig. 2.4 – Satelliti visibili durante il periodo di acquisizione.

2.1. Strumentazione utilizzata nel rilievo

Stazione *master*: ricevitore Trimble R7 GNSS con antenna Zephir Geodetic 2 TRM55971.00 montata su treppiede (angolo di cut-off = 10° , frequenza di campionamento = 1 s).

Stazione *rover*: ricevitore Trimble R7 GNSS con antenna Zephir TRM39105.00 montata su uno zaino da spalla (angolo di cut-off = 10° , frequenza di campionamento = 1 s).

2.2. Prodotti CODE utilizzati

Sia nell'elaborazione PPP che in quella relativa si è fatto uso di effemeridi precise e *offset* degli orologi distribuiti dal CODE. I file utilizzati sono i seguenti:

COD16295.eph

COD16295.clk_05s

reperibili all'indirizzo ftp://ftp.unibe.ch/aiub/CODE/2011

3. Processamento delle osservazioni

Il processamento dei dati è stato eseguito grazie a due diversi software: Waypoint GrafMov 8.30.0331 prodotto da NovAtel Inc. e RTKLIB 2.4.0 di Tomoji Takasu. Il primo applicativo è di tipo commerciale, mentre il secondo è *open - source*.

In particolare, di GrafMov è stato usato il modulo GrafNav e, similmente, di RTKLIB è stato fatto uso del modulo RTKPOST. Entrambi i moduli sono deputati all'elaborazione in *post-processing* di rilievi statici e cinematici effettuati con misure di fase, sia in modalità relativa che in modalità PPP.

Entrambi gli applicativi implementano un filtro di Kalman, che attenua i rumori sul segnale e prevede i probabili sviluppi del rilievo in modalità cinematica. In particolare, GrafMov permette di impostare il filtro più adatto alla velocità ed tipo di movimenti del rover (su aeromobile, su veicolo terrestre, su natante).



Fig. 3.1 – Ambiente operativo del modulo GrafNav 8.30

RTKPOST ver.2.4.0			
Time Start (GPST) Time End (GPST) Inter 2000/01/01 00:00:00 00:00:00 1	rval □ Unit ▼ s 24 H	Options Setting1 Setting2 Output Statistics Posi	tions <u>Fi</u> les Misc
RINEX OBS (Rover)	0	Positioning Mode	PPP Kinematic 💌
C:\Users\Eugenio\Uni\ing civile\3° anno\2° cido\tesi\Tesi_Serantoni\5	700 rov 🔻 …	Frequencies	L1+L2 V
RINEX OBS (Base Station)		Solution Type	Combined 🔻
C:\Users\Eugenio\Uni\ing civile\3° anno\2° cido\tesi\workspace\5700	master 👻 …	Elevation Mask (°) / SNR Mask (dbHz)	10 0
RINEX NAV/GNAV/CLK, SP3, SBS or EMS		Rec Dynamics/Farth Tides Correction	
C: Juser's (Eugenio Junii yng divile (5° anno (2° ddo (lesi (workspace (CODE		Japaszbara Correction	
C: \Users \Eugenio \Uni \ing civile \3° anno \2° ciclo \tesi \workspace \5700	rover <u>c</u> – …	Tonosphere correction	
C:\Users\Eugenio\Uni\ing civile\3° anno\2° ciclo\tesi\workspace\CODE	COD1	Troposphere Correction	Saastamoinen 💌
Output File		Satellite Ephemeris/Clock	Precise 💌
C:\Users\Eugenio\Uni\ing civile\3° anno\2° cido\tesi\Tesi_Serantoni\5	700 rov 🔻 …	Excluded Satellites (PRN)	
	?	🔽 GPS 🔲 GLO 🦳 Galileo 🥅 QZSS	SBAS Compass
Plot View To KML Options Execute	Exit	Load Save	OK Cancel

Fig. 3.2 - Ambiente operativo del modulo RTKPOST 2.4.0

La posizione della stazione *master* è stata determinata preliminarmente in modalità differenziale statica. Come stazione di riferimento si è utilizzata quella di Medicina (BO), appartenente all'ITRF, identificata dal codice MEDI. Tali dati sono stati scaricati dall'archivio ftp://geodaf.mt.asi.it.

Entrambi gli applicativi hanno elaborato i medesimi dati di input e, per quanto possibile, la configurazione dei software è stata resa la più omogenea possibile; le correzioni contemplate nel processamento PPP sono dunque: le maree della Terra solida, il phase wind-up e gli offset dei centri di fase delle antenne sia satellitari sia del ricevitore. Il carico oceanico non è stato considerato.



Fig. 3.1 – Diagramma di flusso dell'elaborazione del dato GPS

Le soluzioni fornite dai software, espresse in coordinate cartesiane geocentriche, sono quindi state convertite in coordinate cartografiche UTM, decisamente più intuitive. La conversione è stata effettuata grazie al software Trimble Total Control.

4. Comparazione delle soluzioni

Sono state generate complessivamente quattro soluzioni: una mediante posizionamento relativo ed una mediante posizionamento PPP per ognuno dei due applicativi. Quindi, sono state comparate le seguenti coppie di soluzioni:

- 1. Posizionamento relativo GrafMov e relativo RTKLIB
- 2. Posizionamento relativo GrafMov e PPP GrafMov
- 3. Posizionamento relativo RTKLIB e PPP RTKLIB
- 4. Posizionamento relativo GrafMov e PPP RTKLIB

4.1. Posizionamento relativo GrafMov e relativo RTKLIB

Siccome GrafMov è considerato un applicativo ben collaudato, questo confronto ha la finalità di valutare se pure il software RTKLIB risponde ad analoghi standard di prestazione per quanto riguarda la tecnica di processamento più diffusa, ossia quella relativa.

Le figure mostrano come le due soluzioni siano pressoché coincidenti: gli scarti raramente superano il cm (fig.4.1.4) e le deviazioni standard degli scarti *North-East-Up* (NEU) sono rispettivamente di 0.33, 0.18 e 0.47 cm.

Inoltre, i sistematismi sono sostanzialmente assenti: gli scarti si distribuiscono secondo campane decisamente simili a gaussiane.







Fig. 4.1.2 – Posizionamento relativo cinematico continuo: serie temporale degli scarti fra le coordinate East delle soluzioni fornite dai software GrafMov e RTKLIB.



Fig. 4.1.3 – Posizionamento relativo cinematico continuo: serie temporale degli scarti fra le coordinate Up delle soluzioni fornite dai software GrafMov e RTKLIB.



Fig. 4.1.4 – Posizionamento relativo cinematico continuo: distribuzione degli scarti North, East, Up delle soluzioni fornite dai software GrafMov e RTKLIB.

4.2. Posizionamento relativo GrafMov e PPP GrafMov

Questo confronto fornisce indicazioni circa l'accuratezza e la precisione della tecnica differenziata rispetto a quella indifferenziata.

Le figure mostrano come gli scarti fra le due soluzioni siano contenuti entro il decimetro per quanto riguarda le coordinate *North* ed entro i due decimetri per quanto riguarda le altre due.

Le deviazioni standard degli scarti NEU sono rispettivamente di 1.0, 2.3 e 3.0 cm. Osservando le distribuzioni degli scarti (fig. 4.2.4) si nota come la coordinata *North* sia determinata con precisione maggiore rispetto alle restanti, le quali mostrano una significativa coda verso lo zero.

Si osservano poi dei sistematismi: la soluzione PPP sottostima la coordinata N e sovrastima le altre. Inoltre, la coordinata Up presenta un lieve trend divergente (fig, 4.2.3).



Fig. 4.2.1 – Serie temporale degli scarti fra le coordinate North delle soluzioni relativa e PPP fornite dal software GrafMov.







Fig. 4.2.3 – Serie temporale degli scarti fra le coordinate Up delle soluzioni relativa e PPP fornite dal software GrafMov.



Fig. 4.2.4 - Distribuzione degli scarti North, East, Up delle soluzioni fornite dal software GrafMov.



Fig. 4.2.5 – Distribuzioni traslate a media nulla degli scarti North, East, Up delle soluzioni fornite dal software GrafMov.

4.3. Posizionamento relativo RTKLIB e PPP RTKLIB

Analogo al confronto precedente, fornisce indicazioni circa accuratezza e precisione della tecnica differenziata rispetto a quella indifferenziata.

Le figure mostrano come gli scarti fra le due soluzioni siano contenuti entro il metro per quanto riguarda le coordinate *North* ed *East* (figg. 4.3.1, 4.3.2) ed entro i 2,5 metri per quanto riguarda la coordinata Up (fig. 4.3.3).

Le deviazioni standard degli scarti NEU sono rispettivamente di 27, 36 e 68 cm. Osservando le distribuzioni degli scarti si nota come la coordinata Up sia determinata con precisione decisamente inferiore alle restanti (fig. 4.3.4).

Si osservano poi dei forti sistematismi: le tre soluzioni mostrano dei trend temporali molto marcati e forse divergenti, soprattutto per quanto riguarda la coordinata Up (figg. 4.3.3, 4.3.7).



Fig. 4.3.1 – Serie temporale degli scarti fra le coordinate North delle soluzioni relativa e PPP fornite dal software RTKLIB.







Fig. 4.3.4 – Serie temporale degli scarti fra le coordinate Up delle soluzioni relativa e PPP fornite dal software RTKLIB.



Fig. 4.3.5 - Distribuzione degli scarti North, East, Up delle soluzioni fornite dal software RTKLIB.



Fig. 4.3.6 – Distribuzioni traslate a media nulla degli scarti North, East, Up delle soluzioni fornite dal software RTKLIB.



Fig. 4.3.7 – Andamento temporale delle coordinate East, North, Up delle soluzioni fornite dal software RTKLIB.



Fig. 4.3.8 – Dettaglio delle tracce delle soluzioni fornite dal software RTKLIB. I punti verdi rappresentano la soluzione relativa, mentre quelli azzurri la soluzione PPP.



Fig. 4.3.9 – Dettaglio delle tracce delle soluzioni fornite dal software RTKLIB. I punti verdi rappresentano la soluzione relativa, mentre quelli azzurri la soluzione PPP. La frecce rossa e blu rappresentano i vettori scarto delle ore 10:06 ed 11:36, rispettivamente.

Nonostante entrambi tracciati presentano forme quasi sovrapponibili (fig. 4.3.8), si osserva che il vettore differenza varia lentamente durante il periodo di acquisizione (fig. 4.3.9) fino quasi ad invertire il proprio verso.

4.4. Posizionamento relativo GrafMov e PPP RTKLIB

Siccome il posizionamento relativo ottenuto col software GrafMov è da considerarsi il più attendibile, questo confronto fornisce indicazioni "assolute" circa le prestazioni del processamento PPP effettuato dall'applicativo RTKLIB.

Le figure mostrano come gli scarti fra le due soluzioni siano contenuti entro il metro per quanto riguarda le coordinate *North* ed *East* ed entro i 2,5 m per quanto riguarda la coordinata Up. Le deviazioni standard degli scarti NEU sono rispettivamente di 27, 36 e 67 cm. Osservando le distribuzioni degli scarti si nota come la coordinata Up sia determinata con precisione decisamente inferiore alle restanti (fig. 4.4.4).Si osservano poi dei forti sistematismi: le tre soluzioni mostrano dei trend temporali molto marcati e forse divergenti, soprattutto per quanto riguarda la coordinata Up (fig. 4.4.3).

In definitiva, i risultati di questo confronto sono pressoché identici rispetto a quelli del precedente. Infatti, gli scarti fra le due soluzioni cinematiche relative hanno ordine di grandezza del millimetro.



Fig. 4.4.1 – Serie temporale degli scarti fra le coordinate North delle soluzioni fornita da GrafMov e PPP fornita da RTKLIB.



Fig. 4.4.2 – Serie temporale degli scarti fra le coordinate East delle soluzioni fornite da GrafMov (posizionamento relativo) e RTKLIB (posizionamento PPP).



Fig. 4.4.3 – Serie temporale degli scarti fra le coordinate Up delle soluzioni fornite da GrafMov (posizionamento relativo) e RTKLIB (posizionamento PPP).



Fig. 4.4.4 - Distribuzione degli scarti North, East, Up delle soluzioni fornite da GrafMov (posizionamento relativo) e RTKLIB (posizionamento PPP).



Fig. 4.4.5 – Distribuzioni traslate a media nulla degli scarti NEU delle soluzioni fornite da GrafMov (posizionamento relativo) e RTKLIB (posizionamento PPP).

5. Interpretazione delle soluzioni

Per quanto concerne il posizionamento relativo, i software forniscono output assolutamente coerenti: il processamento relativo del software *open - source* RTKLIB può essere considerato affidabile.

Circa il Precise Point Positioning, invece, i due applicativi mostrano performance di diverso tenore: se RTKLIB si limita ad accuratezze dell'ordine del metro, GrafMov fornisce soluzioni con un'accuratezza ben inferiore al decimetro e piuttosto precise.

I piccoli *bias* del posizionamento PPP di GrafMov sono del tutto accettabili: la stima delle correzioni da applicare alla soluzione indifferenziata raramente può essere esaustiva. Sistematismi come il carico oceanico (le cui correzioni non sono state incluse nel processamento) possono determinare lievi trend come quello osservato sulla coordinata Up (fig. 4.2.3). Si ricorda inoltre che nel posizionamento satellitare il dato altimetrico è solitamente il meno accurato: le misure eseguite nella trilaterazione hanno intervalli di errore orientati lungo le congiungenti antenna – satellite, le cui deviazioni angolari rispetto alla verticale nel punto di stazione sono in genere modeste.

I sistematismi presenti del processamento PPP di RTKLIB sono notevoli e non possono essere causati solamente da *bias* secondari come il *phase wind-up*. In particolare, il progressivo divergere della coordinata *Up* (fig. 4.4.3) può essere sintomo di qualche fallacia nello stimare alcune correzioni più rilevanti e variabili con regolarità come le maree della Terra solida. Inoltre, la regolarità del trend divergente fa supporre che vi sia qualche problema connesso al *code-smoothing*. L'instabilità dell'algoritmo è però esclusa: si è provato a re-inizializzare il processamento a un'epoca successiva all'inizio delle acquisizioni (11.30) e l'output è rimasto sostanzialmente invariato.

6. Conclusioni e prospettive

In definitiva, il *Precise Point Positioning* cinematico di RTKLIB non può essere considerato un posizionamento di precisione. Tuttavia, precisioni dell'ordine del metro sono comparabili con quelle fornite dai sistemi di correzione da satellite (SBAS), quali EGNOS, WAAS e STARFIRE.

Si aggiunga che la gratuità del programma e la possibilità di acquistare un solo ricevitore rendono la tecnica PPP decisamente appetibile per l'utilizzatore non interessato a precisioni di tipo geodetico.

Infatti, il posizionamento PPP pare molto indicato per la navigazione aerea e marittima e, in generale, per tutte quelle applicazioni condotte in aree lontane da stazioni GPS permanenti. In più, è già largamente usato in modalità statica anche per scopi scientifici.

Per quanto riguarda il futuro, è molto probabile che l'impiego della tecnica PPP si espanda rapidamente e presenti nuove potenzialità come il posizionamento di precisione in tempo reale. Difatti, è in corso l'implementazione di un servizio di distribuzione via INTERNET dei prodotti IGS, tra i quali le effemeridi ultra-rapide. Questa tecnologia appartiene a quella categoria di sistemi detti *Network Transport of RTCM data over IP* (NTRIP) e il suo successo è subordinato alla trasmissione stabile e continuativa dei prodotti IGS con tempi di latenza sufficientemente piccoli (<1 s).

La tecnica PPP NTRIP avrebbe qualche vantaggio rispetto al posizionamento relativo in tempo reale *Network Real Time Kinematic* (NRTK) con *Virtual Reference Station* (VRS): non vi sarebbe la necessità di nessun centro di calcolo che generi segnali su misura per ogni utente, oltre agli esistenti centri di analisi internazionali. Difatti, il NRTK con VRS presuppone che l'unità di calcolo trasmetta a ogni *rover* il segnale che sarebbe ricevuto da una stazione master posta nelle vicinanze del *rover* stesso. Le precisioni ottenibili sono invece, in condizioni ottimali, comparabili poiché sub-decimetriche per entrambe le tecniche.

Attualmente alcuni ricercatori (Ge et al., Geng et al.) stanno cercando di definire un algoritmo che permetta il fissaggio delle ambiguità in forma intera anche per il posizionamento PPP, migliorandone le precisioni in modo molto significativo.

Infine, è importante ricordare che nei prossimi anni si assisterà a una significativa modernizzazione dei sistemi GNSS. difatti, più paesi hanno programmato la costruzione di nuove costellazioni (GPS III, GALILEO, COMPASS) che trasmetteranno su numerose nuove portanti, incrementando notevolmente la copertura e l'interoperabilità dei segnali. Il lancio di questi nuovi sistemi satellitari, più numerosi e potenti, avrà sicuramente ricadute positive sulla qualità del posizionamento PPP.

In un prossimo futuro il *Real Time PPP* potrebbe quindi sostituirsi al posizionamento di codice e forse pure al posizionamento DGPS in alcune applicazioni quali la navigazione e l'agricoltura di precisione.

7. Bibliografia

- N. Ashby (2003), Relativity in the Global Positioning System, Living Reviews in Relativity, no.6, 1, http://www.livingreviews.org/lrr-2003-1
- S. Bisnath, Y. Gao (2007), *Current state of Precise Point Positioning and Future Prospects and Limitations*, Proceedings of IUGG 24th General Assembly
- J. Boehm, P.J. Mendes Cerveira, H. Schuh, P. Tregoning (2005), *The impact of tropospheric mapping functions based on numerical weather models on the determination of geodetic parameters*, Springer Verlag
- O. L. Colombo, A. W. Sutter, A. G. Evans (2004), Evaluation of Precise, Kinematic GPS Point Positioning, Proceedings of the Institute Of Navigation GNSS-2004 Meeting, Long Beach, California, September 2004.
- S. Gandolfi, L. Gusella, M. Milano (2005) Precise point positioning: studio sulle accuratezze e precisioni ottenibili, Bollettino di Geodesia e scienze affini, no. 4, pp. 229-253.
- Y. Gao, K. Chen (2004), Performance Analysis of Precise Point Positioning Using Real -Time Orbit and Clock Products, Journal of Global Positioning Systems (2004), Vol. 3, No. 1-2: 95-100
- M. Ge, G. Gendt, M. Rothacher, C. Shi, J. Liu (2006), *Resolution of GPS carrier-phase* ambiguities in Precise Point Positioning (PPP) with daily observations, Springer-Verlag
- J. Geng, X. Meng, A. H. Dodson, M. Ge, F. N. Teferle (2010), *Rapid re-convergences to ambiguity-fixed solutions in precise point positioning*, Springer-Verlag
- J. Geng, F.N. Teferle, X. Meng, A.H. Dodson (2009), *Towards PPP-RTK: Ambiguity* resolution in real-time precise point positioning, Elsevier
- J. Kouba (2009), A guide to using International GNSS Service (IGS) products, http://igscb.jpl.nasa.gov/components/usage.html

- A.E. Niell (1996), Global mapping functions for the atmosphere delay at radio wavelengths, Journal of Geophysical Research, vol. 101, no. B2, pp. 3227 - 3246, February 10, 1996
- M. Speranza, L. Ferroni, G. Pritoni (2009), *L'intervento di vegetalizzazione della duna*, Foce Bevano: l'area naturale protetta e l'intervento di salvaguardia, Bologna, Regione Emilia-Romagna, 2009, Cap. 3, pp. 26 - 28
- B. Witchayangkoon (2000), Elements of Gps Precise Point Positioning, PhD thesis

8. Appendice: esempi di documenti utilizzati nell'elaborazione dei dati

8.1. File delle osservazioni

2.1			OBSERV	ATION	DATA	G (GE	PS)		RINEX N	/ERSION	/ TYPE
Trimble	Terras	sat	RINEX	Gener	ator	27 - 7	Apr-11	23:33:56	PGM /	RUN BY	/ DATE
gregori	0								MARKEF	R NAME	
									MARKEI	R NUMBER	ર
									OBSERV	/er / a(GENCY
4744K30	957		R7 GN	SS		4.12	2 4.12		REC #	/ TYPE	/ VERS
7200					LOCAI	L TIME	OFFSE	ET IN SEC	COMMEN	1T	
0									RCV CI	LOCK OFF	S APPL
	1		TRM39	105.00)				ANT #	/ TYPE	
44620	91.3927	7 97	4886.0	092 4	437088.5	5960			APPROX	(POSIT]	ION XYZ
	1.6700)	0.0	000	0.0	0000			ANTENN	JA: DELI	TA H/E/N
1	1	0							WAVELE	ENGTH FA	ACT L1/2
7	C1	P2	L1	L2	S1	S2	D1		# / TY	PES OF	OBSERV
15									# OF 5	SATELLIJ	TES
2011	4	1	9	43	0.000	0000		GPS	TIME (OF FIRST	r obs
G02	4818	4818	4818	4818	4818				PRN /	# OF OF	3S
G04	7145	7145	7145	7145	7145				PRN /	# OF OF	3S
G07	5141	5141	5141	5141	5141				prn /	# OF OF	3S
G08	1585	1585	1585	1585	1585				PRN /	# OF OF	3S
G10	6568	6568	6568	6568	6568				prn /	# OF OF	BS
G11	2795	2795	2795	2795	2795				prn /	# OF OF	3S
G13	7145	7145	7145	7145	7145				prn /	# OF OE	3S
G16	2809	2809	2809	2809	2809				prn /	# OF OE	3S
G17	4918	4918	4918	4918	4918				prn /	# OF OE	BS
G20	7145	7145	7145	7145	7145				prn /	# OF OF	BS
G23	7145	7145	7145	7145	7145				prn /	# OF OE	BS
G24	4681	4681	4681	4681	4681				PRN /	# OF OE	BS
G30	3876	3876	3876	3876	3876				PRN /	# OF OE	3S
G31	3638	3638	3638	3638	3638				PRN /	# OF OE	BS
G32	7008	7008	7008	7008	7008				PRN /	# OF OE	3S
									END OF	F HEADER	2
11 4	1 9 4	13 0.	000000	0 0	9G04G11G	G13G2()G23G31	1G24G32G1	7		
22989	241.742	2 2298	89251.0	43 120	809280.7	70915	941371	135.85811	42.000	28.000	-0.000
23671	109.547	/ 2367	1119.9	41 124	1392603.8	32916	969292	267.41211	44.000	28.000	-0.000
21804	412.953	3 2180	4422.0	66 114	1582961.6	50317	892854	464.37911	47.000	32.000	-0.000
20377	191.922	2 2037	/805.1	02 107	086048.8	35519	834436	641.69915	50.000	41.000	-0.000
20351	0/5.453	3 2035	1081.3	09 I06	945621.9	91619	833342	2/3.20215	53.000	42.000	-0.000
23705	239.742	2 2370	15249.7	/3 124	15/1/43.9	93117	9/0690	J24.53416	46.000	43.000	-0.000
22234	800.164	£ 2223	4810.9	LU 116	0844662.6	DIJI8	910478	827.28012	48.000	34.000	-0.000
22168	319.6/2	2 2216	0028.4	58 II(00 110	0496349.9	14518	90//6.	35/.60413	49.000	36.000	-0.000
22038	901.048	> 2203	0900.0	00 II6	900321.U	14010	92102	//0./0010	44.000	43.000	-0.000

8.2. File delle effemeridi trasmesse

2	NAV	IGATION DATA]	RINEX VERSION / TYPE
				PGM / RUN BY / DATE
			1	END OF HEADER
4 11 4	1 10 0 0.0	7.629301398993D-05	1.023181539495D-11	0.00000000000D+00
8.70	000000000D+01	4.303125000000D+01	4.914490422538D-09	8.308774952342D-01
2.56	2999725342D-06	9.569057030603D-03	1.147016882896D-05	5.153630687714D+03
4.68	000000000D+05-	4.097819328308D-08	1.342134471688D-01	9.499490261078D-08
9.38	7608410314D-01	1.47281250000D+02	7.163004346397D-01	-8.303203004591D-09
8.25	0343659930D-11	0.000000000000D+0C	1.62900000000D+03	0.00000000000D+00
0.00	000000000D+00	0.000000000000D+0C	0.00000000000D+00	8.70000000000D+01
0.00	000000000D+00	0.000000000000000000000000000000000000	0.00000000000D+00	0.00000000000D+00
11 11 4	1 10 0 0.0-	1.391163095832D-04	-3.069544618484D-12	0.00000000000D+00
3.30	000000000D+01	1.262500000000D+01	5.902388715324D-09	2.522940774816D+00
5.43	8923835754D-07	1.167182903737D-02	1.225061714649D-05	5.153510116577D+03
• • •				

8.3. File delle effemeridi precise

#cP2011 4 1 0 0 0.00000000	96 d+D IGS05 FIT AIUB
## 1629 432000.00000000 900.00	000000 55652 0.000000000000
+ 54 G01G02G03G04G05G06G07G0	8G09G10G11G12G13G14G15G16G17
+ G18G19G20G21G22G23G24G2	5G26G27G28G29G30G31G32R01R02
+ R03R05R06R07R08R09R10R1	1R12R13R15R16R17R18R19R20R21
+ R22R23R24 0 0 0 0	0 0 0 0 0 0 0 0 0
+ 0 0 0 0 0 0 0 0	0 0 0 0 0 0 0 0 0
++ 6546445	6 5 4 5 4 4 4 4 4 4
++ 4 4 4 5 4 4 6	4 4 6 4 4 4 5 4 4 4
++ 6 4 4 4 4 6 6	6 6 6 6 6 5 5 4 4 4
++ 4 5 5 0 0 0 0	0 0 0 0 0 0 0 0 0
++ 0 0 0 0 0 0 0 0	0 0 0 0 0 0 0 0 0
%c M cc GPS ccc cccc cccc c	
% 2000 2000 200 200 200 200 0%	
%f 1.2500000 1.025000000 0.00	000000000 0.000000000000000000000000000
%f 0.0000000 0.00000000 0.000	000000000 0.000000000000000000000000000
%i 0 0 0 0 0	0 0 0 0
%i 0 0 0 0 0	0 0 0 0
/* Center for Orbit Determination	n in Europe (CODE)
/* Final GNSS orbits and GPS clo	cks for year-day 11091
<pre>/* Note: Middle day of a 3-day a:</pre>	rc GPS/GLONASS solution
/* PCV:IGS05 OL/AL:FES2004	NONE YN ORB:CON CLK:CON
* 2011 4 1 0 0 0.0000000	
PG01 11952.393098 -9354.125705	21671.919866 -219.456833
PG02 -11706.796683 13773.960910	19334.631037 328.180440
PG03 9379.286401 -24544.659324	-2806.536375 695.928243
PG04 -23158.134992 7030.369559	11122.882995 75.921739
PG05 -2043.079575 20916.271413	16158.285810 -137.728525
PG06 13910.183513 -22458.943630	1301.104603 -220.545174
PG07 -25109.135633 -5964.471882	6721.209530 6.978604
PG08 -26538.940341 -833.711888	-4028.057521 7.624553
PG09 9924.664344 14090.691674	-20760.391265 71.038596
PG10 -13584.806503 7166.095823	21447.446584 -70.375533
PG11 -9789.468873 -14732.208068	-20190.981271 -139.001498
PG12 11116.385880 24198.157859	-1183.466049 -15.111287
PG13 -13378.754862 -6203.770441	21949.428343 276.895650
PG14 19512.812480 -11212.850198	-13840.981882 141.110674
PG15 353.265297 21141.889330	-15964.033925 -138.805709
PG16 4162.915947 -19236.758596	17719.553151 -161.823201
PG17 -19430.391122 10641.016781	-14350.587331 184.205412
PG18 18375.316621 9626.229154	-16487.158193 129.474257
PG19 4634.095987 -22012.468305	-13842.518204 -125.837612
PG20 -14407.983530 -22229.045655	2218.784425 48.818413
PG21 25733.274738 5717.437475	5708.434653 -134.308739
PG22 16005.081327 -2630.010739	-20878.924973 150.890900
PG23 -5153.066702 -16953.951317	19672.052776 316.382704
PG24 -13022.100377 -14413.733272	-18176.425173 377.913705
PG25 17613.354638 16398.615322	11245.606841 -0.965621
PG26 -11055.375276 22880.478558	-7515.272877 -160.190122
PG27 4023.284757 14312.126861	-21380.677814 251.211172
PG28 -16340.168870 -2290.689935	-20357.674621 28.596870
PG29 11749.815543 9764.344691	21809.501321 196.503067
PG30 9028.058946 -13394.457105	20670.810196 333.476209
PG31 21396.961691 -8112.764596	13868.399578 60.489578
PG32 -7160.597039 -25400.035689	-4265.437575 -226.203603
PRU1 -12662.180585 -15789.526578	15533.947749 999999.999999
PRU2 -10708.230728 2786.899966	22980.753735 999999.999999
PRU3 -11242.395130 7581.013519	-21638.64/769 999999.999999
PRUS 126/2.5/2094 15809.228213	-1550/.303750 999999.999999
PRU6 10879.001651 -1934.165644	-23012.697968 999999.999999
PRU/ 865.811916 -19985.461104	-15833.314084 999999.999999
•••	

8.4. File degli offset degli orologi dei satelliti

2.00 CLOCK DATA RINEX VERSION / TYPE 06-APR-11 11:17 CCRNXC V5.1 AIUB PGM / RUN BY / DATE CODE final GPS clock information for day 091, 2011 COMMENT Clock information consistent with phase and P1/P2 code data COMMENT Satellite/receiver clock values at intervals of 5/300 sec COMMENT High-rate (5 sec) clock interpolation based on phase data COMMENT GPS TIME SYSTEM ID 15 LEAP SECONDS G GPSEST V5.1 IGS05 SYS / PCVS APPLIED SYS / DCBS APPLIED G GPSEST V5.1 P1C1.DCB @ ftp.unibe.ch/aiub/CODE/ AR AS # / TYPES OF DATA 2 COD Center for Orbit Determination in Europe ANALYSIS CENTER 1 # OF CLK REF PIE1 40456M001 0.00000000000E+00 ANALYSIS CLK REF IGS05 # OF SOLN STA / TRF 114 PIE1 40456M001 -1640916991 -5014781199 3575447060SOLN STA NAME / NUM ALGO 40104M002 918129276 -4346071297 4561977887SOLN STA NAME / NUM AMC2 40472S004 -1248596287 -4819428214 3976505968SOLN STA NAME / NUM -137237 -6359571264SOLN STA NAME / NUM AMU2 66040M002 -19637 AREO 42202M005 1942826219 -5804070346 -1796894222SOLN STA NAME / NUM 1843956572 3016203168 5291261757SOLN STA NAME / NUM ARTU 12362M001 -6100260103 -996503142 -1567977556SOLN STA NAME / NUM ASPA 50503S006 G01 G02 G03 G04 G05 G06 G07 G08 G09 G10 G11 G12 G13 G14 G15 PRN LIST G16 G17 G18 G19 G20 G21 G22 G23 G24 G25 G26 G27 G28 G29 G30 PRN LIST G31 G32 PRN LIST END OF HEADER AR PIE1 2011 04 01 00 00 0.000000 2 0.248219179233E-04 0.162853636540E-09 AR ALGO 2011 04 01 00 00 0.000000 2 0.277147635670E-05 0.162837546361E-09 0.00000 0.162849786269E-09 AR AMC2 2011 04 01 00 00 2 -0.515857723912E-09 AR AMU2 2011 04 01 00 00 0.000000 2 0.650489363273E-07 0.162882252086E-09 AR AREQ 2011 04 01 00 00 0.00000 2 -0.889663445769E-07 0.161886377687E-09 AR ARTU 2011 04 01 00 00 0.000000 2 -0.626456398470E-07 0.162868134057E-09 AR ASPA 2011 04 01 00 00 0.000000 2 -0.497790378885E-07 0.114860359839E-09 AS G01 2011 04 01 00 00 0.000000 2 -0.219456833450E-03 0.664457337330E-10 AS GO2 2011 04 01 00 00 0.000000 2 0.328180440131E-03 0.663635654992E-10 AS GO3 2011 04 01 00 00 0.000000 2 0.695928242716E-03 0.664474476604E-10 AS GO4 2011 04 01 00 00 0.000000 2 0.759217386974E-04 0.664176921273E-10 2011 04 01 00 00 0.000000 2 AS G05 -0.137728524540E-03 0.663475513447E-10 2011 04 01 00 00 AS G12 0.000000 2 -0.151112868592E-04 0.669019291479E-10 2011 04 01 00 00 0.276895649547E-03 AS G13 0.000000 2 0.665126742787E-10 2011 04 01 00 00 0.000000 2 0.141110673809E-03 0.669308169636E-10 AS G14 2011 04 01 00 00 0.000000 2 -0.138805709330E-03 0.663987795001E-10 AS G15 2011 04 01 00 00 0.000000 2 AS G16 -0.161823200501E-03 0.663465121419E-10AS G17 2011 04 01 00 00 0.000000 2 0.184205412238E-03 0.664419189193E-10 AS G18 2011 04 01 00 00 0.000000 2 0.129474256602E-03 0.666924974996E-10 AS G19 2011 04 01 00 00 0.000000 2 -0.125837611963E-03 0.676162573226E-10 AS G20 2011 04 01 00 00 0.000000 2 0.488184130917E-04 0.671516746035E-10 0.000000 2 AS G21 2011 04 01 00 00 -0.134308738876E-03 0.665801273634E-10 0.000000 2 0.150890899505E-03 AS G22 2011 04 01 00 00 0.668188406041E-10 2011 04 01 00 00 AS G23 0.000000 2 0.316382703852E-03 0.664247503743E-10 2011 04 01 00 00 AS G24 0.000000 2 0.377913705190E-03 0.672638838712E-10 2011 04 01 00 00 -0.965621019550E-06 AS G25 0.000000 2 0.664206659809E-10 AS G26 2011 04 01 00 00 0.000000 2 -0.160190122103E-03 0.664250914833E-10 0.000000 2 AS G27 2011 04 01 00 00 0.251211172420E-03 0.664701117210E-10 2 0.285968701260E-04 AS G28 2011 04 01 00 00 0.000000 0.665558167620E-10

8.5. File di output (GrafMov)

kin precise clkyes Project: GrafNav Version 8.30.0331 Program: Profile: UserEugenio Source: GPS Epochs (Combined) ProcessInfo: Run (5) by Unknown on 07/20/2011 at 16:06:09 Datum: WGS84, (processing datum) Master 1: Name 19320915, Status ENABLED Antenna height 1.435 m, to L1-PC (TRM55971.00, MeasDist 1.350 m to ARP) Position 44 22 00.60853, 12 19 23.19215, 41.846 m (WGS84, Ellips hqt) Antenna height 1.741 m, to L1-PC (TRM39105.00, MeasDist 1.670 m to Remote: ARP) SD/Covariance Scaling Settings: Position: No scaling (1-sigma) Velocity: No scaling (1-sigma) Increase SD on kinematic float: No Column/Variable Contents, Units and Description: 01: Station Name given to station 02: Date Year/Month/Day Date of epoch or feature (GMT time zone) 03: GPSTime HH:MM:SS.SS Time of epoch or feature--Receiver time frame 04: X-ECEF Metres X coordiante in Earth-Centred Earth-Fixed frame 05: Y-ECEF Metres Y coordiante in Earth-Centred Earth-Fixed frame 06: Z-ECEF Metres Z coordiante in Earth-Centred Earth-Fixed frame 07: SolType Type of solution acheived for that epoch/ Number of total satellites (GPS+GLONASS) 08: NS X-ECEF; Y-ECEF; Station; Date; GPSTime; Z-ECEF; Solut; NS; (YMD): (HMS): (m); (m): (m): ; ; 588-K ;2011/04/01; 9:52:47.000;4461869.4554; 974732.1903;4437351.2016;D ; 9; 589-K ;2011/04/01; 9:52:48.000;4461869.4504; 974732.2479;4437351.1651;D ; 9; 590-K ;2011/04/01; 9:52:49.000;4461869.4618; 974732.2588;4437351.1500;D 591-K ;2011/04/01; 9:52:50.000;4461869.4547; 974732.2679;4437351.1496;D ; 9; 9; ; 592-K ;2011/04/01; 9:52:51.000;4461869.4377; 974732.2556;4437351.1696;D ; 9; 593-K ;2011/04/01; 9:52:52.000;4461869.4023; 974732.2790;4437351.1904;D ; 9; 594-K ;2011/04/01; 9:52:53.000;4461869.3960; 974732.2766;4437351.1916;D ; 9; 595-К ;2011/04/01; 9:52:54.000;4461869.4233; 974732.2456;4437351.1813;D ; 9; 596-K ;2011/04/01; 9:52:55.000;4461869.4078; 974732.2425;4437351.1947;D 597-K ;2011/04/01; 9:52:56.000;4461869.4124; 974732.2529;4437351.1900;D ; 9; ; 9; ; 9; 598-K ;2011/04/01; 9:52:57.000;4461869.4253; 974732.2506;4437351.1805;D 599-K ;2011/04/01; 9:52:58.000;4461869.4278; 974732.2347;4437351.1815;D ; 9; 600-K ;2011/04/01; 9:52:59.000;4461869.4262; 974732.2780;4437351.1670;D ; 9; 601-K ;2011/04/01; 9:53:00.000;4461869.4219; 974732.2564;4437351.1818;D 602-K ;2011/04/01; 9:53:01.000;4461869.4171; 974732.2545;4437351.1763;D ; 9; ; 9; 603-K ;2011/04/01; 9:53:02.000;4461869.4279; 974732.2505;4437351.1772;D ; 9; 604-K ;2011/04/01; 9:53:03.000;4461869.4343; 974732.2494;4437351.1721;D ; 9; ; 9; 605-K ;2011/04/01; 9:53:04.000;4461869.4259; 974732.2628;4437351.1728;D

8.6. File di output (RTKLIB)

<pre>% program % inp file % inp file % inp file % inp file % obs start % obs start % obs end % pos mode % freqs % solution % elev mask % snr mask % dynamics % tidecorr % ionos opt % tropo opt % tropo opt % ephemeris % amb res % val thres % antennal % antenna2 % ref pos</pre>	<pre>: RTKPOST ver.2.4 : 0957091A.110 : 1932091A.110 : COD16295.EPH : 0957091A.11N : COD16295.CLK_05 : 2011/04/01 09:4 : 2011/04/01 11:4 : kinematic : L1+L2 : combined : 10.0 deg : 0.0 dBHz : off : broadcast : saastamoinen : precise : continuous : 3.0 : TRM39105.00 : TRM55971.00 : 4461869.5842;</pre>	.0 S 3:00.0 GPST (week1 2:04.0 GPST (week1 NONE (0.0000 C NONE (0.0000 C 974730.2063; 44	.629 466980.0s) .629 474124.0s) 0.0000 1.6700) 0.0000 1.3500) 37351.2186	
00		94 0-1.f. 2.float	2. abaa 1. dama	Encinale from no=#
° satellites)	(x/y/2-ecer-wGS	04,Q-1.11X,2.110at	, 5. SDas, 4. uyps,	5.5111gre, 0.ppp, 115-#
% GPST	; x-ece	ef(m); y-ecef(m);	z-ecef(m);	Q; ns;;age(s) ;
2011/04/01 0	9:43:00; 4461873.	0325; 974731.2727;	4437355.1915;	5; 9;;-582.00;
2011/04/01 0	9:43:01; 4461872.	6419; 974731.2423;	4437355.1105;	5; 9;;-581.00;
2011/04/01 0	9:43:02; 4461872.	8274; 974731.0716;	4437355.1142;	5; 9;;-580.00;
2011/04/01 0	9:43:03; 4461872.	7414; 974731.4149;	4437355.4028;	5; 9;;-579.00;
2011/04/01 0	9:43:04; 4461872.	7872; 974730.9905;	4437355.0940;	5; 9;;-578.00;
2011/04/01 0	9:43:05; 4461873.	0592; 974730.8723;	4437355.6047;	5; 9;;-577.00;
2011/04/01 0	9:43:06; 4461872.	8513; 974731.0916;	4437355.5403;	5; 9;;-576.00;
2011/04/01 0	9:43:07; 4461872.	3941; 974730.9845;	4437355.3933;	5; 9;;-575.00;
2011/04/01 0	9:43:08; 4461872.	8922; 974730.9260;	4437355.5724;	5; 9;;-574.00;
2011/04/01 0	9:43:09; 4461872.	95/2; 974/30.9342;	4437355.4329;	5; 9;;-573.00;
2011/04/01 0	9:43:10; 4461872.	6484; 9/4/30.9135;	443/354./568;	5; 9;;-572.00;
2011/04/01 0	9:43:11; 4461872.	9621; 974730.8581;	4437355.1060;	5; 9;;-571.00;
2011/04/01 0	9:43:12; 4461872.	5/94; 9/4/31.1256;	4437355.1568;	5; 9;;-570.00;
2011/04/01 0	9:43:13; 44010/3. 0.42.14. 4461072	0020; 974731.4295;	443/333.3324;	5; 9; -569.00;
2011/04/01 0	9.43.14, 44010/2. 9.43.15. //61272	0021, 914130.9003; 0429, 974731 3205.	4437355 Q1Q0.	5, 9,,-J00.00; 5, 9,,-567 00,
2011/04/01 0	9.43.16. 4461272	9816· 974731 2252·	4437355 0494.	5. 9566 00.
2011/04/01 0	9:43:17: 4461872	9742: 974731 1557.	4437355 6033.	5: 9::-565 00:
2011/04/01 0	9:43:18; 4461872.	5800; 974731.5492:	4437355.2673:	5; 9;;-564.00;
		.,		