LISACode

version 1.4

A scientific simulator of LISA User's guide

LISA France

August 31, 2007

CONTENTS 1

Contents

1	Intr	Introduction							
2	A d	A description of the Code							
3	Inst	allatio	n	5					
	3.1		n requirements	5					
	3.2		nix, Linux, Mac OS X	5					
		3.2.1	Install	5					
		3.2.2	Installation configuration	6					
		3.2.3	Running test	7					
	3.3	Sous V	Vindows	7					
		3.3.1	Install	7					
		3.3.2	Test	8					
4	Use	LISAC	Code	9					
	4.1	Exécut	tion of simulator and the two annexe softwares	9					
5	Con	ıfigurat	tion file	9					
	5.1	Genera		9					
	5.2	Config	uration par fichier ASCII	17					
		5.2.1	Configuration des temps	17					
		5.2.2	Configuration de l'interpolation	18					
		5.2.3	Approximation des retards dans l'application de TDI	18					
		5.2.4	Configuration des orbites et du temps de parcours	19					
		5.2.5	Configuration du detecteur	20					
		5.2.6	Configuration des fichiers de sorties	21					
		5.2.7	Configuration des ondes gravitationnelles	22					
		5.2.8	Configuration des bruits	24					
		5.2.9	Configuration des USOs	26					
		5.2.10	Configuration de TDI	26					
	5.3		uration par fichier XML	28					
6	Pro	blèmes	connus	29					
_	6.1	Installa		29					
		6.1.1	Erreur lors de l'installation	29					
	6.2	0.1.1	de configuration	29					
			Problème dans la lecture du fichier de configuration :	29					

CONTENTS		2
CONTENTS		2

7	Support - Contact	2 9
	7.1 A l'APC	29

1 INTRODUCTION 3

1 Introduction

This document provides a description of the LISACode software. LISACode simulates the LISA gravitational wave (GW) detector (ref) . It does not aim to simulate in detail the detector itself but rather it makes use of the response function of its main components, particularly in the way they will affect the noise level of the detector response. It also includes an implementation of the TDI (Time Delay Interferometry) technique which allows to suppress the noise level of the lasers.

The main inputs and outputs of LISACode are time-dependent sequences that will describe, for input and as a function of time, the GW strain and for output, and also as a function of time, the phasemeters response or their treatment via various TDI combination, in order to remove the laser noise level.

A number of elementary GW signals can be defined, but also it's possible to use the code in conjunction with more sophisticated GW simulators via intermediate data files.

The main outputs of the code will be a number of time dependent data signals which will be produced either directly from the phasemeters or from a TDI treatment of these.

This document describes, in section II, the structure of the code. Section III will explain how the code can be installed on a variety of platforms. Section IV describes the use of LISACode The section V describes the configuration file, a list of the main parameters that controls its operations and output.

More scientific information on LISACode are available in article of A.Petiteau (1).

2 A description of the Code

This software is written in C++ for use the modularity of the object programming. The main structure of LISACode is shown in the figure 1. This structure maps the main components of the LISA detector as well as its physical inputs.

There are 9 libraries:

- Outils_Maths: Objects use like tools the others modules: vector, filters, ...
- Ondes_Gravit: Model gravitational waves (GW).
- Orbitographie: Model spacecraft orbits.
- Bruits: Model noises.
- *USO_Temps*: Model ultra-stable oscillators.
- *Memoire*: Manage memories for output data of each spacecraft.
- Input_Data: Read configuration of simulator.

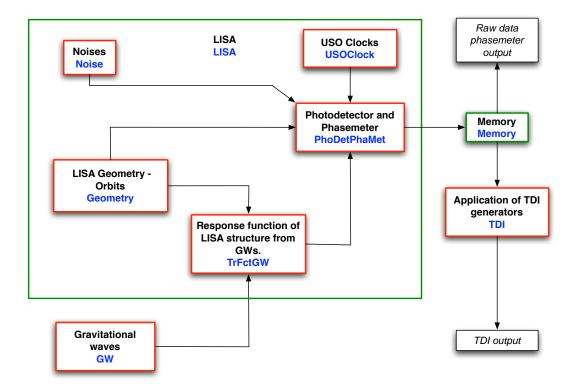


Figure 1: Structure of simulator LISACode. The red boxes represent the main modules and the green boxes the interface modules. The module's generic name is in blue.

- Detecteur: Model LISA detector: Arm response at gravitational waves, phasemeters, general running.
- *TDI* : Apply TDI generator.

The figure 2 shows the organisation of the libraries used by LISACode.

The first input is the GW itself. It can be defined either internally through some models which produce signals from any monochromatic sources, binary system with fixed frequency or binary system computed in Post-Newtonian approximation (1 or 2.5 PN). The GW can also be inputted via a GW time sequence as may be produced by more sophisticated simulator codes.

The orbits of LISA are generated internally via the code. They correspond to realistic orbits that contain both the breathing and rotation modes of LISA as a function of its rotation around the sun. The parameters of these orbits can be adjusted in order to modify the average distance between the satellites (nominally $5 \times 10^9 \ m$) or be defined in such a way as to keep LISA at a fix and given location. The initial location of the orbits can also be defined at input.

An important ingredient of the LISA response and hence of the codes are the noise inputs of different nature. These include the optical noise due to shot noise and related factors as described in table 1. The inertial mass and the laser noises can also be defined

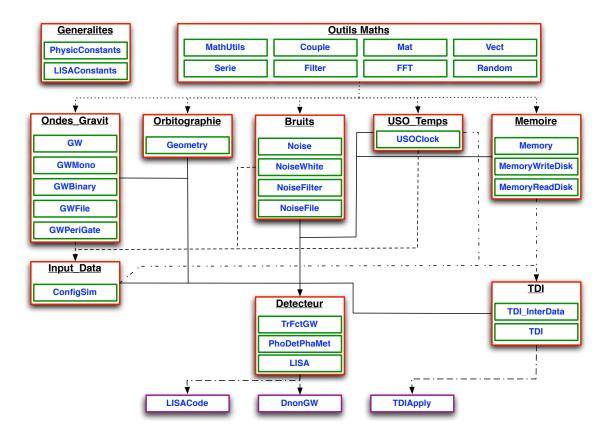


Figure 2: Organisation and dependency for simulator's libraries. The green boxes represent objects, the red boxes the libraries and the pink boxes the executables.

at input. Normally, these noise are defined as bandwidth limited white noise but different shapes of noise can be used.

Using the orbits, the response of LISA to the GW will be calculated and a relative frequency fluctuation (unit in $\frac{\Delta\nu}{\nu}$) will be inputted to the Phasemeter Module. These will be combined with the different noise contribution to produce the primary phasemeter output signal which then will be processed through a elliptic filtering module. This filter is low-pass filter which cuts the frequency at half of measurement frequency for cancel the spectrum aliased. In standard operation, the primary signal will be produced at a 0.5 Hz signal and outputted, after filtering, at a 1 Hz rate.

This signal can be saved on a disk file and/or processed by a TDI module using a variety of TDI combinations that are defined at input. A detailed description of TDI combination can be found in ref (3) and in ref (4).

The above description of the code provides only a brief summary of its capabilities.

Table 1: Error allocation budget based on Table 4.1 of (2). The fourth column gives the default error included in LISACode. These values can be modified by the user. The frequency dependence of these noises is discussed in 5.2.8

Error source Error		LISACode	LISACode input $(\frac{\delta \nu}{\nu} \text{ unit})$			
	Measurer	ment Noise				
Detector shot noise	$11 \times 10^{-12} \text{m.Hz}^{-\frac{1}{2}}$	11	$2.3 \times 10^{-19} \left(\frac{f}{1Hz} \right) \left(\frac{L}{5 \times 10^9 \text{m}} \right) \sqrt{\frac{1\text{W}}{P}} . Hz^{-\frac{1}{2}}$			
USO	$5 \times 10^{-12} \text{m.Hz}^{-\frac{1}{2}}$					
Residual laser phase noise	$5 \times 10^{-12} \text{m.Hz}^{-\frac{1}{2}}$					
Laser beam-pointing	$10 \times 10^{-12} \text{m.Hz}^{-\frac{1}{2}}$	16.5	$3.49 \times 10^{-19} \left(\frac{f}{1Hz} \right) .Hz^{-\frac{1}{2}}$			
instability						
Laser phase measurement	$5 \times 10^{-12} \text{m.Hz}^{-\frac{1}{2}}$					
and offset lock						
Scattered-light effects	$5 \times 10^{-12} \text{m.Hz}^{-\frac{1}{2}}$					
Other substancial effects	$8.5 \times 10^{-12} \text{m.Hz}^{-\frac{1}{2}}$					
Acceleration Noise						
Inertial Mass noise	$3 \times 10^{-15} \text{m.s}^{-2}.\text{Hz}^{-\frac{1}{2}}$	3	$1.59 \times 10^{-24} \left(\frac{1Hz}{f}\right) . Hz^{-\frac{1}{2}}$			

3 Installation

3.1 System requirements

This software can be installed on UNIX system which have a standard C and C++ compiler.

There is also a Windows executable (tested only for Windows XP).

3.2 For Unix, Linux, Mac OS X

3.2.1 Install

The installation is the same as a standard UNIX software. The following procedure describes the installation steps:

- 1. Download the package lisacode-1.3.tar.gz (on the web: http://www.apc.univ-paris7.fr/Downloads/lisa/LISACode/) and move the package in the directory (*MyDirectory* in the example) where you want to install LISACode.
- 2. Uncompress the package:

tar xvzf lisacode-1.3.tar.gz

3. Go in the *LISA_Sim_Tdi* directory: cd MyDirectory/lisacode-1.3

4. Execute configuration scipt, configure, for make the makefile:

./configure

It's possible to add compilation options and the directory where the executable will be installed (see the part 3.2.2 or the file *INSTALL* for more technicalities on this two points).

5. Execute the makefile for compile the code:

make

6. If you want to install the simulator with your computer's executables or in specified directory, use the command :

make install

If the software has been installed correctly, there are 3 main executables in the directory MyDirectory/lisacode-1.3/Main/Test. The 3 main executables are :

- LISACode: The main simulator executable which models gravitational wave, processes them in LISA detector and apply TDI on the output data.
- \bullet DnonGW: Executable which gives relative frequency fluctuations on the beams made by gravitational waves.
- TDIApply: Apply TDI generators on phasemeters output data.

If you use $make\ install$ for compile, the 3 executables are also in the directory bin located with your computer's executable or in specified directory MyExe/bin. There are also many test executable in this directory.

For more useful, copy the executables in your work directory (the directory where you want to make LISA simulation).

3.2.2 Installation configuration

Many installation options are detailed in the file *INSTALL* located in *MyDirectory/lisacode-* 1.3.

The compilation options should be specified with the configuration. After ./configure, enter CXXFLAGS= followed by compilation options. For example, to optimise the compilation on PowerPCG5, the option is -O3 -fast therefore the configuration command is:

./configure CXXFLAGS="-03 -fast -Wno-deprecated"

It also possible to specify the path of the directory where the executables will be installed, with the command make install. Enter --prefix= followed by the directory

path. For example, the configuration command may be used on PowerPCG5 with exectables in the directory MyExe is :

```
./configure CXXFLAGS="-03 -fast -Wno-deprecated" --prefix="MyExe"
```

3.2.3 Running test

For test the running of LISACode, use configuration file (ConfigRefBase) with the followed instructions:

- 1. Go in LISACode directory MyDirectory/lisacode-1.3.
- 2. Launch the simulator: Execute LISA Code followed by the name of the configuration file ConfigRefBase then "123456" (seed of random generator).

If you use *make* for configuration, enter:

```
Main/bin/LISACode ConfigRefBase 123456
```

Else, if you use *make install* for configuration, enter:

MyExe/LISACode ConfigRefBase 123456

The software run during about 10 secondes or 3 minutes , for make 10~000 s of simulation. The final display is :

```
10000 s #0100 %

X = 9.41546278836602e-19
Y = 9.73859038667986e-19
Z = 9.28457478808582e-19
AlphaMan = 6.41358600758029e-19
Beta = 6.48014274920517e-19
X2s1 = 8.97752170019294e-19
X2s2 = 9.41500592699302e-19
X2s3 = 8.16992767767782e-19
P1 = 4.98540196959974e-19
Zeta1 = 7.07135169910109e-20
Final time : 10001 s
```

3.3 Sous Windows

There is a LISACode executable for Windows which is tested on Windows XP.

3.3.1 Install

There isn"t really install; just download the package $LISACode_1_3_for_Windows.zip$ at: http://www.apc.univ-paris7.fr/Downloads/lisa/LISACode/version-1.3/. Uncompress the package and run LISACode.exe.

3.3.2 Test

It's possible to test the running of LISACode with the configuration file (*ConfigRefBase*) which is located in the same directory than the executable. Follow this instructions:

- 1. Open MS-DOS terminal and go to the executable where there are LISACode executable and run the configuration file ConfigRefBase (cd . . .).
- 2. Run the simulator : LISACode followed by the name of the configuration file (ConfigRefBase) and "123456" (seed of random generator) .

LISACode.exe ConfigRefBase 123456

The result is the same than 3.2.3.

4 USE LISACODE 10

4 Use LISACode

4.1 Exécution of simulator and the two annexe softwares

The main software which make all the simulation (from gravitational waves to TDI) is called LISACode. For configure the simulation the software read informations in the configuration file. This configuration file may be two type: ASCII or XML. The technicalities of this configuration file is gave in the part ??. The path of the output files is in the configuration file. For launch a simulation, enter LISACode executable path followed by the configuration file path:

```
./LISACode configuration_file
(if the LISACode executable is in the work directory)
ou
MyExe/LISACode configuration_file
(if the LISACode executable isn't in the work directory)
```

There are two others executables which also read information on configuration file. They make only one parts of the simulation:

- **DnonGW**: This program computes the relative frequency fluctuations on the laser beam which arrive on each phasemeter with only the gravitational response. There are 3 output files which have always the same name:
 - $DnGW_-GW.txt$: Time evolution of gravitational waves' polarisation components h_+ and h_\times .
 - DnGW_Position.txt: Time evolution of spacecrafts' ecliptic coordinates.
 - $-DnGW_TDelay.txt$: Time evolution of flightpath between spacecraft.
 - $-DnGW_SigFctTrGW.txt$: Time evolution of relative frequency fluctuation for external laser beams which arrive on each spacecraft.

The time parameters are specified in configuration file.

• **TDIApply**: This program apply TDI generator specified in configuration file, on phasemeter raw data read in files specified in configuration file. The output contains time evolution for each TDI generator. The name of this ouput file is specified in configuration file.

5 Configuration file

5.1 Generalities

This file contains all the information for simulator configuration. There two types of possible file: ASCII or XML. The XML file can be made with a graphical interface

software : $LISA_AutoGUI.jar$. The tables 2 , 3, 4, 5, 6, 7, 8 , 9 and 10 lists the parameters.

Table 2: List of parameters used to configure a simulation whose type is **Time**.

Name	Explanation	Unit	Standard
			Value
StepPhysic	Time step use for model the continuous pro-	second	0.5
	cess, prior to filtering.		
StepMeasure	Time step of output file of Phasemeter signal,	second	1
	after filtering.		
Max	Total duration of calculation.	second	from second
			to years
DeltaTDIDelay	Possible error on the estimation of the delay.	second	from 0 to 1e-5
StepDisplay	Time step of evolution display (for follow the	second	from 100 to
	simulation).		1e6

Table 3: List of parameters used to configure a simulation whose type is **PrecisionTDI**.

Name	Explanation	Unit	Standard Value
Interpolation	Type of interpolation performed for TDI		LAG 20
TDIDelayApprox	If ON, delays use in TDI are added else they	On/Off	Off
	are imbricated		

Table 4: List of parameters used to configure a simulation whose type is **Orbits**.

Name	Explanation	Unit	Standard
			Value
Armlength	Average armlength between LISA satellites	meters	5e9
StartTime	Start time which defines the LISA position	seconds (From 0	0
	on the orbits at beginning of calculation.	to year)	
InitialRotation	Initial phase of LISA triangle configuration	radians	0
	(0 : spacecraft 1 at bottom)		
Move	If On LISA spacecraft move else LISA space-	On/Off	On
	craft are fixed.		
Order	Order of flightpath calculation : 0 - time	0 / 1 / 2	2
	computed as from spacecraft positions ,1 -		
	Sagnac effect , 2 - General Relativity effects.		

Table 5: List of parameters used to configure a simulation whose type is **Detector**.

Name		Explanation	Unit	Standard
				Value
LaserF	Power	Defines the Laser power.	Watt	1
PhaMet	Filter	Activates or de-activates	On/Off	On
		Phasemeter Filter.		
PhaMetFilter-	attenuation	Filter attenuation	dB	180
Parameters				
PhaMetFilter-	oscillation	Filter oscillations in bandwidth	dB	0.1
Parameters				
PhaMetFilter-	FactFmes-	Factor for high transition fre-		0.1
Parameters	ForHighFreq	quency (high transition fre-		
		quency over measurement fre-		
		quency)		
PhaMetFilter-	FactFmes-	Factor for low transition fre-		0.3
Parameters	ForLowFreq	quency (low transition frequency		
		over measurement frequency)		

Table 6: List of parameters used to configure a simulation whose type is **Records**.

Name	Explanation	Standard Value
SignalSC 1	Defines output file name which contains	SC1.txt
	spacecraft 1 phasemeters' raw data.	
SignalSC 2	Defines output file name which contains	SC2.txt
	spacecraft 2 phasemeters' raw data.	
SignalSC 3	Defines output file name which contains	SC3.txt
	spacecraft 3 phasemeters' raw data.	
Delay	Defines output file name which contains 6	Delay.txt
	flightpath data in seconds.	
Position	Defines output file name which contains	Delay.txt
	ecliptic coordinates of the 3 spacecrafts in	
	meters.	
TDI	Defines output file name which contains data	TDI.txt
	of specified TDI generators.	

Table 7: List of parameters used to configure a simulation whose type is **GW** (see figure 3) **Mono** defines a monochromatic wave, **Binary** defines a binary system with fixed frequency and **PostNewtonBinary** defines a binary system which is computed in PostNewtonian approximation.

GW Type	Name	Explanation	Unit	Standard Value
All	Bet	Ecliptic latitude (declination) of source direction (from Sun to source)	degrees	from -90 to 90
All	Lam	Ecliptic longitude of source direction (from Sun to source)	degrees	from 0 to 360
All	Psi	Polarisation of the source : angle between the observational reference frame and the canonical reference frame	degrees	from 0 to 360
Mono	f	Frequency of the source	Hertz	
Mono	hp	Amplitude of + component.	none	1e-21
Mono	hc	Amplitude of \times component.	none	1e-21
Mono	Phi0hp	Initial phase of $+$ component.	radians	0 to 2π
Mono	Phi0hc	Initial phase of \times component.	radians	0 to 2π
Binary	M1	Mass of first object	solar mass	
Binary	M2	Mass of second object	solar mass	
Binary	forb	Orbital frequency of binary system.	Hertz	
Binary	inc	Inclination: angle between angular momentum and source's direction	degrees	from -90 to 90
Binary	phi0	Initial phase of binary system.	radians	$0 \text{ to } 2\pi$
Binary	r	Distance between the observator and the source.	KiloParsec	0 00 20
PostNewtonBinary	M1	Mass of first object	solar mass	
PostNewtonBinary	M2	Mass of second object	solar mass	
PostNewtonBinary	tcoal	Coalescence time (start at 0 at the beginning of the simulation).	seconds	
PostNewtonBinary	inc	Inclination: angle between angular momentum and source's direction	degrees	from -90 to 90
PostNewtonBinary	phase	Initial phase of binary system.	radians	0 to 2π
PostNewtonBinary	r	Distance between the observator and the source.	KiloParsec	
PostNewtonBinary	type	Type of Post-Newtonian calculation: 1 for 1 PN and 2 for 2.5 PN.	1 / 2	2
PostNewtonBinary	omega0	Arbitrary Post-Newtonian phase.	degrees	1
PostNewtonBinary	taud0	Post-Newtonian phase on the detector.		10
PostNewtonBinary	gw	Post-Newtonian factor.		1

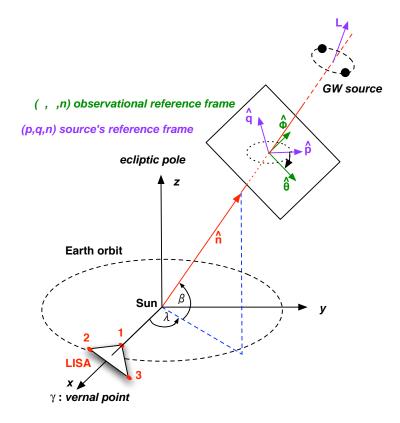


Figure 3: Schematic description of GW parameters and reference frames. The direction fo the source is located by the declination β and the ecliptic longitude λ . $(\widehat{\theta}, \widehat{\phi}, \widehat{n})$ is the observational reference frame , i.e. the frame constructed from the direction of the source. In this frame $\widehat{\theta}$ is on the meridian. $(\widehat{p}, \widehat{q}, \widehat{n})$ is the canonical reference frame . ψ is the polarization angle, i. e. the angle between the canonical reference frame and the observational reference frame.

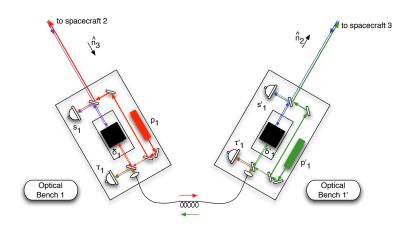


Figure 4: Schematic representation of the two optical benches of spacecraft 1. s_i and s'_i are the phasemeters which measure the interference between the beam from the distant spacecraft and the beam of the local optical bench, i.e. containing the phasemeter. τ_i and τ'_i are the phasemeters which measure the interference between the beam from the other optical bench in the same spacecraft and the beam of the optical bench which contains the phasemeter. p is the laser and δ is the inertial mass(form (4)).

Table 8: List of parameters used to configure a simulation whose type is **Noise** (see figure 4 for localization).

Parameter	Name	Explanation	Unit	Standard		
type				Value		
Localization	Laser i j	Noise of the laser located in optical bench of the spacecraft i				
		pointing towards the spacecraft $i+1$ if $j=0$ and towards the				
		spacecraft i-1 if $j = 1$.				
Localization	Mass i j	Noise of the inertial mass located in op-	otical bench i j (i.e.	laser		
		i j optical bench).				
Localization	Shot i j	Shot noise of the phasemeters which	measure the interfer	rence		
		between the beam from the distant s	pacecraft and the l	oeam		
		of the local optical bench i j (i.e. lase	er i j optical bench)			
Localization	OOPN i j	Others optical path noise located in op	ptical bench i j (i.e.	laser		
		i j optical bench).				
Type	White	White noise at specified level.	$\frac{\Delta \nu}{\nu}.Hz^{-1/2}$ unit $\frac{\Delta \nu}{\nu}.Hz^{-1/2}$ unit	1e-13		
Type	Filter_1of	Filter noise corresponds to function	$\frac{\Delta \nu}{\nu}.Hz^{-1/2}$ unit	1.59e-24		
		1/f at specified level.				
Type	Filter_f	Filter noise corresponds to function	$\frac{\Delta \nu}{\nu}.Hz^{-1/2}$ unit	3.49e-19		
		f at specified level.				
Type	Filter_fLosP	Filter noise corresponds to function	$\frac{\Delta \nu}{\nu}.Hz^{-1/2}$ unit	2.30e-19		
		f at specified level proportional to				
		the armlength and inversely propor-				
		tional to the root square of power.				
Type	FilterCoef	Filter noise where the filter coeffi-				
		cient are specified explicitly:				
	- alpha	Recursive coefficient of filter				
	- beta	Direct coefficient of filter				
	- stabiliza-	Number of data for filter stabilisa-	steps	10000		
	tion	tion				

Table 9: List of parameters used to configure a simulation whose type is \mathbf{USO} . There is one USO by spacecraft specified by \mathbf{SC} followed by the spacecraft number

Name	Explanation	Unit	Standard
			Value
offset	Offset of USO compared to current time	seconds	0.006
derivs	Derive of USO compared to current time in	seconds	1e-7
	second by seconds		
noise	Gaussian noise of USO compared to current	seconds	1e-7
	time with specified σ		

Table 10: List of parameters used to configure a simulation whose type is \mathbf{TDI} . (SC mean spacecraft)

Name	Explanation	Pack Value (in LISACode)
Any name	Any TDI generator	to be define after the name
X or Xf or X1s1	Michelson first generation centred	1, 35, 364, 3653, -4, -53, -521,
	on SC1	-5235
Y or Yf or X1s2	Michelson first generation centred	2, 16, 145, 1461, -5, -61, -632,
	on SC2	-6316
Z or Zf or X1s3	Michelson first generation centred	3, 24, 256, 2542, -6, -42, -413,
	on SC3	-4124
X2 or Xf2 or X2s1	Michelson second generation cen-	1, 35, 364, 3653, 36524, 365253,
	tred on SC1	3652521, 36525235, -4, -53, -521,
		-5235, -52361, -523635, -5236364,
		-52363653
Y2 or Yf2 or X2s2	Michelson second generation cen-	2, 16, 145, 1461, 14635, 146361,
	tred on SC2	1463632, 14636316, -5, -61, -632,
		-6316 , -63142 , -631416 , -6314145 ,
		-63141461
Z2 or Zf2 or X2s3	Michelson second generation cen-	3, 24, 256, 2542, 25416, 254142,
	tred on SC3	2541413, 25414124, -6, -42, -413,
		-4124, -41253, -412524, -4125256,
		-41252542
Alpha or alpha	Basic generator first generation α	-1, -32, -133, 4, 455, 56
Beta or beta	Basic generator first generation β	-121, -2, -13, 64, 5, 566
Gamma or gamma	Basic generator first generation γ	-21, -232, -3, 464, 45, 6
P1	Beacon generator with no beams	25, -63, -22, 66, 642, -216, 1463
	received by SC1	, -1425
Q1	Beacon generator with no beams	36, -41, -33, 44, 453, -324, 2541
\ \(\sqrt{1} \)	received by SC2	, -2536
R1	Beacon generator with no beams	14, -52, -11, 55, 561, -135, 3652
101	received by SC3	, -3614
E1	Monitor generator with no beams	542, 56, -316, -32, -144, 141, 4,
151	emitted by SC1	542 , 50 , -510 , -52 , -144 , 141 , 4 , -1
F1	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	
$\mid \Gamma \perp$	Monitor generator with no beams	$\begin{bmatrix} 653 & 64 & -124 & -13 & -255 & 252 & 5 \end{bmatrix}$
C1	emitted by SC2	-2 461, 45, -235, -21, -366, 363, 6,
G1	Monitor generator with no beams	
TT1	emitted by SC3	-3
U1	Relay generator with no beams	145, 1464, -5, -64, 16, 2, -6542,
	from SC3 to SC1 and from SC1	-656
771	to SC2	
V1	Relay generator with no beams	256, 2545, -6, -45, 24, 3, -4653,
	from SC1 to SC2 and from SC2	-464
XX74	to SC3	201 2070 1 70 27 1 712
W1	Relay generator with no beams	364, 3656, -4, -56, 35, 1, -5461,
	from SC2 to SC3 and from SC3	-545
	to SC1	

5.2 Configuration par fichier ASCII

LISACode can read information of simulation in ASCII configuration file. The syntax of this file obeys certain very strict rules :

- Toutes les lignes se terminent par un point virgule précédé d'un espace (;) que ce soit des lignes de commandes ou des lignes de commentaires.
- Chaque bloc de caracteres doit etre separe du suivant par un espace.
- Pour qu'une ligne soit en commentaire, il faut quelle commence par un "#" suivi d'un espace.
- C'est le premier mot d'une ligne (mot clé principal) qui renseigne sur l'information que contient la ligne. Il existe 9 mots clés principaux qui sont : Time, Interpolation, TDIDelayApprox, Orbits, Detector, Record, GW, Noise, USO et TDI. Le mot clé principal est toujours suivi de ":".
- La commande "END" stoppe la lecture du fichier de configuration.

5.2.1 Configuration des temps

Le mot clé principal d'une ligne de configuration d'un paramètre temporel est Time. Une liste des parametres est donnee dans la tableau 2. Les différents paramètres temporels et les lignes les configurant sont :

• Pas de temps physique : C'est le pas de temps le plus petit de la simulation. Il correspond à la simulation des phénomènes continus.

Ligne de configuration pour un pas de temps physique de 0.5 s :

```
Time: StepPhysic 0.5;
```

• Pas de temps sur la prise de mesure : C'est le pas de temps sur la prise des mesures par les phasemètres. Il correspond au pas de temps sur les données de sortie et donc sur les resultats de TDI.

Ligne de configuration pour un pas de temps sur la prise de mesure de 1 s :

```
Time : StepMeasure 1 ;
```

• Durée de la simulation : C'est le temps que dure la simulation. Ligne de configuration pour une simulation de 10000 s :

```
Ti de cominguiación pour une simulación de 10000 s
```

```
Time : Max 10000 ;
```

• Imprécision de l'information sur les temps de parcours : Cette incertitude temporelle correspond à l'imprécision sur la connaissance du temps de propagation le long des bras de LISA. C'est une erreur ΔD ajoutée sur les temps de parcours exacts $D_{real} = L_{real}/c$ avant leur utilisation par TDI. Les temps de parcours utilisés dans

19

TDI D_{TDI} sont donc :

$$D_{TDI} = D_{real} + \Delta D \tag{1}$$

Ligne de configuration pour une imprécision sur les retards de 10^{-6} s:

Time : DeltaTDIDelay 1e-6 ;

• Pas de temps sur l'affichage : Pas de temps sur l'affichage à l'écran. Il permet a l'utilisateur de suivre l'evolution de la simulation.

Ligne de configuration pour un pas de temps d'affichage de 1000 s:

Time: StepDisplay 1000;

5.2.2 Configuration de l'interpolation

Le mot clé principal d'une ligne de configuration de l'interpolation est Interpolation. Il existe pour l'instant un seul type d'interpolation : l'interpolation lagrangienne

• Interpolation dans l'application de TDI: C'est le type d'interpolation faite sur les données brutes de sorite des phasemetres lors de l'application des retards dans TDI. On interpole pour obtenir la valeur la plus realiste possible entre 2 mesures. Pour l'interpolation lagrangienne, on précise l'ordre de l'interpolation.

Ligne de configuration pour définir l'interpolation dans l'application de TDI:

Interpolation: LAG 20;

5.2.3 Approximation des retards dans l'application de TDI

Il est possible d'accelerer le calcul de TDI en effectuant un calcul moins exact des retards. En effet lorsque l'on calcul le retard global a appliquer sur une mesure, il faut combiner les retards, en interpolant la valeur de chaque retard a partir des precedents. Par exemple le calcul normal d'un "pack TDI" est :

$$D_1 D_2 D_3 s_2 = s_2 \left(t - \left(\frac{L_1(t)}{c} + \frac{L_2 \left(t - \frac{L_1(t)}{c} \right)}{c} + \frac{L_3 \left(t - \left(\frac{L_1(t)}{c} + \frac{L_2 \left(t - \frac{L_1(t)}{c} \right)}{c} \right) \right)}{c} \right) \right)$$
(2)

Lorsque l'on simplifie le calcul, les retards sont simplement pris a t et sommés sans interpolation. Soit pour l'example precedent :

$$D_1 D_2 D_3 s_2 = s_2 \left(t - \left(\frac{L_1(t)}{c} + \frac{L_2(t)}{c} + \frac{L_3(t)}{c} \right) \right)$$
 (3)

L'acceleration vient du fait que l'on a beaucoup moins d'interpolation a calculer.

• Delay approximation : La ligne de configuration pour effectuer un calcul approximatif rapide de TDI est :

TDIDelayApprox : off ;

5.2.4 Configuration des orbites et du temps de parcours

Le mot clé principal d'une ligne de configuration des orbites est Orbits. Une liste des parametres est donnee dans la tableau 4.

- Longueur des bras : Spécifie la longueur nominal des bras de LISA. Ligne de configuration pour définir une longueur de bras nominal de $5\times 10^9 m$: Orbits : Armlength 5e9 ;
- Temps initial des orbites : Ce paramètre temporel permet de démarrer la simulation avec une position des satellites différentes de la configuration de base. La configuration de base corresponds au position du tableau 11 soit le satellite 1 sur l'axe x et en dessous du plan de l'écliptique et satellite 2 et 3 au dessus avec 2 en y < 0 et 3 en y > 0.

Ligne de configuration pour définir un temps de démarrage des orbites de $5 \times 10^6 s$ après la configuration initiale :

Orbits: StartTime 5e6;

• Phase initial de rotation du triangle : Ce paramètre temporel permet de changer la position au temps 0 des satellites (temps courant + temps initial des orbites) par rapport a la configuration de base definie dans la tableau 11. Elle correspond a un angle (en radians) de rotation dans le plan par rapport a la configuration de base. Ligne de configuration pour définir un angle de rotation de $\pi/6$ par rapport a la configuration de base :

Orbits: InitialRotation 0.523598776;

• Mouvement des satellites : Ce paramètre permet de mettre en mouvement ou non les satellites de LISA. On met Off pour fixer les satellites et On pour les mettre en mouvement.

Ligne de configuration pour définir une simulation avec LISA mobile :

Orbits : Move On ;

• Ordre dans le calcul des temps de propagation : Ce paramètre spécifie la precision avec lequel est fait le calcul du temps de parcours des photons entre satellites. Le parametre est a 0 pour un calcul classique considerant uniquement la distance entre satellite. Il est a1 pour un calcul tenant compte de l'effet Sagnac du a la rotation du trianlge c'est-a-dire que le long d'un meme bras les temps parcours different. Il est 2 pour un calcul tenant compte des effets de la relativité générale. Si les satellites

sont fixes (Move Off), on ne peut pas spécifier un autre ordre que 0. Ligne de configuration pour définir un calcul relativiste des temps de propagation : Orbits : Order 2 ;

Table 11: Orbits basic configuration: Position, X, Y, Z (in meters) of the three spacecraft at different times (in seconds) for a nominal armlength of 5 10⁶ km.

Time of year (sec)	0	7865000	15730000	23595000
X_1	148139203885	-2145093689	-151008051907	-5067293342
Y_1	0	149589286122	1447675865	-149546915581
Z_1	-2467045747	35723456	2514822292	84388495
X_2	150301280330	2186867586	-148868371398	-748229640
Y_2	-2478588950	148328221452	-1034018214	-150818789722
Z_2	1287273238	-2121040808	-1224681458	2168940029
X_3	150301280330	2150754223	-148843921432	-760789288
Y_3	1287273238	150818900689	3970806949	-148327868749
Z_3	1286809645	2193080836	-1182122299	-2145580218

5.2.5 Configuration du detecteur

Le mot clé principal d'une ligne de la configuration du détecteur est Detector. Cette configuration concerne des éléments spécifiques du détecteur comme la puissance laser ou le filtre du phasemètre. Une liste des parametres est donnee dans la tableau 5.

 \bullet $Puissance\ Laser$: Spécifie la puissance des faisceaux à la sortie des lasers. Ligne de configuration pour définir une puissance de laser de 1 Watt :

Detector : LaserPower 1 ;

• Filtre du phasemètre: Spécifie si on filtre ou non les signaux dans les phasemètres par un filtre passe-bas elliptique s'adaptant au pas de temps physique et au pas de temps de mesure. Ce filtre evite un repliement de spectre lors du sous-echantillonnage. On met Off pour rendre le filtre inactif et On pour le rendre actif.

Ligne de configuration pour fitrer les signaux dans le phasemètre :

Detector : PhaMetFilter On ;

• Parametrisation du filtre elliptique du phasemetre : Il y 4 parametres pour definir le filtre du phasemetre : l'attenuation en decibels caracterisee par le mot-cle attenuation, l'oscillation en bande passante en decibels caracterisee par le mot-cle oscillation, la frequence de coupure haute definie comme un facteur (inferieur a 1) de la frequence de mesure caracterisee par le mot-cle FactFmesForHighFreq et la frequence

de coupure basse definie comme un facteur (inferieur a 1) de la frequence de mesure caracterisee par le mot-cle FactFmesForLowFreq.

Ligne de configuration pour un filtre (filtre par defaut) d'attenuation de $180~\mathrm{dB}$, d'oscillation en bande passante de $0.1~\mathrm{dB}$, de frequence de coupure haute egal a $0.1~\mathrm{fois}$ la frequence de mesure et de frequence de coupure basse egal a $0.3~\mathrm{fois}$ la frequence de mesure :

Detector: PhaMetFilterParameters: attenuation 180 oscillation 0.1 FactFmesForHighFreq 0.1 FactFmesForLowFreq 0.3;

5.2.6 Configuration des fichiers de sorties

Le mot clé principal d'une ligne de configuration d'un fichier de sortie est Record. Il existe 4 types de fichiers de sortie. Les sorties pour lesquels aucun fichier n'est spécifié ne sont pas enregistrés mais cela n'empêche pas l'exécution du programme. Une liste des parametres est donnee dans la tableau 6.

• Fichier de sortie des données d'un satellite : Fichier dans lequel sont stockées les données en sortie des 4 phasemètres d'un satellite. Ce fichier comporte 5 colonnes (voir la figure 4 pour la position des phasemetres) : temps , phasemetre s_i , phasemetre t_i , phasemetre t_i , phasemetre t_i , phasemetre t_i .

Ligne de configuration pour définir len registrement de la sortie du satellite 1 dans le fichier de nom "SigPhaMetSC1.txt" :

```
Record : SignalSC 1 SigPhaMetSC1.txt ;
```

• Fichier d'enregistrement des temps de parcours : Fichier dans lequel sont stockes les 6 temps de parcours entre satellites. Ce fichier comporte 7 colonnes : temps , 3 temps de parcours dans le sens direct $(L_1/c \ L_2/c \ L_3/c)$, 3 temps de parcours dans le sens indirect $(L_1/c \ L_2/c \ L_3/c)$.

Ligne de configuration pour définir l'enregistrement des temps de parcours dans le fichier de nom "DelayTDI.txt" :

```
Record : Delay DelayTDI.txt ;
```

• Fichier d'enregistrement des positions des satellites: Fichier dans lequel sont stockes les 3 coordonnées cartesiennes dans le referentiel eclipique des satellites. Ce fichier comporte 10 colonnes: temps, x_1 , x_2 , x_3 , y_1 , y_2 , y_3 , z_1 , z_2 , z_3 . Ligne de configuration pour définir l'enregistrement des positions dans le fichier de nom "SCPos.txt":

```
Record: Position SCPos.txt;
```

• Fichier d'enregistrement des générateurs TDI: Fichier dans lequel sont stockées les résultats des générateurs TDI spécifiés (voir 5.2.10). Ce fichier comporte une colonne pour le temps + une colonne par générateur TDI spécifié.

Ligne de configuration pour définir l'enregistrement générateurs TDI dans le fichier

de nom : "SignalTDI.txt" :

Record : TDI SignalTDI.txt ;

5.2.7 Configuration des ondes gravitationnelles

Le mot clé principal d'une ligne de configuration d'une onde gravitationnelle est GW. Une liste des parametres est donnee dans la tableau 7. More scientific information on LISACode gravitational waves are available in article of A.Petiteau (1). Il existe 4 types d'onde gravitationnelle possibles dans le simulateur. Chaque paramètre est défini, en précédent la valeur, d'un mot clé correspondant au paramètre. Pour tous les types d'onde, on précise juste après "GW", la direction de la source en coordonnées écliptiques ($\beta \in [-90^o, 90^o] \rightarrow \{\text{Bet}\}, \lambda \in [0^o, 360^o] \rightarrow \{\text{Lam}\}$) et l'angle de polarisation $\Psi \in [0^o, 360^o] \rightarrow \{\text{Psi}\}$. Ces 3 angles sont schematise sur la figure 3. Attention ils sont définis en degrées. Par exemple pour une onde dont la source est à $\beta = 27^o$ et $\lambda = 297^o$ et dont l'angle de polarisation $\psi = 229^o$, le début de la ligne de configuration est :

```
GW : Bet 27.0 , Lam 297.0 , Psi 229.0 : ... ;
```

• Onde gravitationnelle monochromatique $\{Mono\}$: Onde gravitationnelle monochromatique dont on définit la fréquence $\{f\}$, l'amplitude de chaque composante de polarisation $(h_{+0} \{hp\} \text{ et } h_{\times 0} \{hc\})$ et la phase initiale (en radians) de chaque composante de polarisation $(\Phi_{+0} \{PhiOhp\} \text{ et } \Phi_{\times 0} \{PhiOhc\})$. L'evolution temporelle des contraintes gravitationnelles de l'onde dans le referentiel propre de l'onde (CFR : Canonical Reference Frame) $h_{CFR+}(t)$ et $h_{CFR\times}(t)$ correspond a :

$$\begin{cases} h_{CFR+}(t) &= h_{0+} \sin(2\pi f t + \phi_{0+}) \\ h_{CFR\times}(t) &= h_{0\times} \sin(2\pi f t + \phi_{0\times}) \end{cases}$$
(4)

Ligne de configuration pour définir une onde gravitationnelle monochromatique dont la direction de la source est $\beta=50^{\circ}$ et $\lambda=230^{\circ}$, l'angle de polarisation $\psi=15^{\circ}$, la fréquence $f=10^{-4}$, l'amplitude des composantes $h_{+0}=10^{-21}$ et $h_{\times 0}=0$ et la phase initiale des composantes de polarisation $\Phi_{+0}=0$ et $\Phi_{\times 0}=0$:

```
{\tt GW} : Bet 50 , Lam 230 , Psi 15 : Mono : f 1e-4 , hp 1e-21 , hc 0.0 , PhiOhp 0.0 , PhiOhc 0.0 ;
```

• Onde gravitationnelle d'une binaire de frquence fixe {Binary}: Onde gravitationnelle issue d'une source binaire de frquence fixe pour laquelle on définit les masses des deux astres m_1 {M1} et m_2 {M2} en masse solaire, la fréquence orbitale f_{orb} {forb} en Hz, l'angle dinclinaison i {inc} en degrees, la phase initiale ϕ_0 {Phi0} entre 0 et 2π et la distance entre la source et le détecteur r {r} en kpc. L'evolution temporelle des contraintes gravitationnelles de l'onde dans le referentiel propre de l'onde (CFR: Canonical Reference Frame) $h_{CFR+}(t)$ et $h_{CFR\times}(t)$ correspond a:

$$\begin{cases} h_{CRF+} = A\left(1 + \cos^2 i\right) \cos\left(4\pi f_{orb}t + \phi_0\right) \\ h_{CRF\times} = -2A\cos i \sin\left(4\pi f_{orb}t + \phi_0\right) \end{cases}$$
 (5)

avec

$$m_{tot} = m_1 + m_2 \tag{6}$$

$$R = \left(\frac{Gm_{tot}}{(2\pi f_{orb})^2}\right)^{1/3} \tag{7}$$

$$A = \frac{2G^2}{c^4} \frac{m_1 m_2}{Rr} \tag{8}$$

Ligne de configuration pour définir une onde gravitationnelle issue d'une binaire de direction $\beta=37.34^o$, $\lambda=350^o$, langle de polarisation $\psi=141.06^o$, de masses $M1=0.5M_S$ et $M2=0.033M_S$, de fréquence f= 9.72044×10^{-4} , d'inclinaison $i=88^o$, de phase initiale $\psi_0=0^o$ et de séparation r=0.1 kpc :

 ${\rm GW}$: Bet 37.34 , Lam 350 , Psi 141.06 : Binary : M1 0.5 , M2 0.033 , forb 9.72044e-4 , inc 88 , phi0 0 , r 0.1 ;

• Onde gravitationnelle d'une binaire de frquence fixe {PostNewtonBinary} : Onde gravitationnelle issue d'une source binaire calculee dans l'approximation Post-Newtonienne a 1 PN ou 2.5 PN pour laquelle on définit les masses des deux astres m_1 {M1} et m_2 {M2} en masse solaire, le temps de coalescence t_{coal} {tcoal} en seconds, l'angle d'inclinaison i {inc} en degrees, la phase initiale ϕ_0 {Phi0} entre 0 et 2π et la distance entre la source et le détecteur r {r} en kpc. L'ordre Post-Newtonien du calcul est de 1 PN lorsque le parametre {type} est a 1 ou de 2.5 PN lorsque le parametre {type} est a 2. Pour le calcul a 2.5 PN, il faut preciser 3 parametres qui sont : une phase initial arbitraire {omega0}, la phase a l'entree du detecteur {taud0} et un parametre Post-Newtonien{gw} egal a 1 dans la plupart des cas. Le calcul de l'evolution temporelle des contraintes gravitationnelles de l'onde dans le referentiel propre de l'onde (CFR : Canonical Reference Frame) $h_{CFR+}(t)$ et $h_{CFR\times}(t)$ est base sur l'article (5).

Ligne de configuration pour définir une onde gravitationnelle issue d'une binaire de direction $\beta=37.34^o$, $\lambda=350^o$, langle de polarisation $\psi=141.06^o$, de masses $M1=0.5M_S$ et $M2=0.033M_S$, de fréquence $f=9.72044\times 10^{-4}$, d'inclinaison $i=88^o$, de phase initiale $\psi_0=0^o$ et de séparation r=0.1 kpc:

GW : Bet 37.34 , Lam 352.0 , Psi 141.06 : PostNewtonBinary : M1 1.0e6 , M2 1.0e6 , tcoal 9676800.0 , inc 90 , phase 1.2 , r 1e5 , type 2 , omega0 1.0 , taud0 10.0 , gw 1.0 ;

• Onde gravitationnelle quelconque (lecture d'un fichier) {File} : Onde gravitationnelle quelconque dont l'évolution temporelle des composantes de polarisation est lue dans un fichier (3 colonnes : temps h_+ h_\times).

Ligne de configuration pour définir une onde gravitationnelle lue dans le fichier GWFile.txt dont la direction de la source est $\beta = 50^o$ et $\lambda = 230^o$ et l'angle de polarisation $\psi = 15^o$.

```
GW : Bet 50 , Lam 230 , Psi 15 : File : GWFile.txt ;
```

5.2.8 Configuration des bruits

Le mot clé principal d'une ligne de configuration des bruits est Noise. Une liste des parametres est donnee dans la tableau 8. La configuration d'un bruit se fait ensuite en deux étapes : la localisation du bruit puis sa nature. La localisation du bruit se fait par le mot clé correspondant à la situation du bruit : Laser pour le bruit issu d'un laser - Mass pour le bruit sur une masse inertielle - Shot pour le bruit de "shot noise" - OOPN pour le bruit des autres bruits de chemin optique (autre que le "shot noise"). Le mot clé de localisation est suivi du numéro du satellite (1, 2 et 3) puis le "sens" du banc : 0 si le banc est dans le "sens direct" $(1 \to 3 \to 2 \to 1)$, 1 s'il est dans le "sens indirect" $(1 \to 2 \to 3 \to 1)$. On spécifie ensuite la nature du bruit :

• Bruit blanc {White}: Modélisation d'un bruit blanc de densité spectrale de puissance donnée.

Ligne de configuration pour définir un bruit blanc de densité spectrale de puissance 10^{-13} (sans dimension car exprimé en variation relative de fréquence) sur le laser du banc optique du satellite 1 en vis-à-vis avec le satellite 2 :

Noise : Laser 1 0 : White 1.0e-13 ;

• Bruit filtré pour une évolution en 1/f de l'amplitude (ou \sqrt{PSD}) {Filter_1of}: Modélisation d'un bruit dont l'amplitude évolue en 1/f. La seule valeur à spécifier est le niveau du bruit $A_{\delta\nu/\nu}$ en $Hz^{1/2}$ c'est-à-dire l'amplitude (ou \sqrt{PSD}) tel que $PSD_{\delta\nu/\nu} = A_{\delta\nu/\nu}^2 f^{-2}$. Les coefficients sont ensuite automatiquement calculés par rapport au pas de temps¹.

Par exemple, le bruit d'une masse inertielle est generalement exprime comme un bruit d'acceleration en $m.s^{-2}.Hz^{-1/2}$: $\sqrt{S_{\Delta a,MI}}=3\times 10^{-15}m.s^{-2}.Hz^{-1/2}$. Le calcul du $A_{\delta\nu/\nu,MI}$ est alors :

$$A_{\delta\nu/\nu,MI} = \frac{1}{2\pi c} \sqrt{S_{\Delta a,MI}} = 1.59 \times 10^{-24} Hz^{1/2}$$
 (9)

Ligne de configuration pour définir un bruit de densité spectrale de puissance $PSD_{\delta\nu/\nu} = (1.59 \times 10^{-24} Hz^{1/2})^2 f^{-2}$ sur les masses inertielles du banc optique du satellite 2 en vis-à-vis avec le satellite 1 :

Noise: Mass 2 1: Filter_1of 1.59e-24;

• Bruit filtré pour une évolution en f de l'amplitude (ou \sqrt{PSD}) {Filter_f}: Modélisation d'un bruit dont l'amplitude évolue en f. La seule valeur à spécifier est le niveau du bruit $A_{\delta\nu/\nu}$ en $Hz^{-3/2}$ c'est-à-dire l'amplitude (ou \sqrt{PSD}) tel que $PSD_{\delta\nu/\nu} = A_{\delta\nu/\nu}^2 f^2$. Les coefficients sont ensuite automatiquement calculés par rapport au pas de temps². Par exemple, le bruit de chemin optique dans les bancs est generalement

Les coefficients du filtre pour un bruit en $PSD_{\delta\nu/\nu} = A_{\delta\nu/\nu}^2 f^{-2}$ sont : $\alpha_1 = 1$ et $\beta_0 = \beta_1 = A_{\delta\nu/\nu}\pi\Delta t$ ²Les coefficients du filtre pour un bruit en $PSD_{\delta\nu/\nu} = A_{\delta\nu/\nu}^2 f^2$ sont : $\alpha_1 = -1$, $\beta_0 = \frac{A_{\delta\nu/\nu}}{\pi\Delta t}$ et $\beta_1 = -\frac{A_{\delta\nu/\nu}}{\pi\Delta t}$

exprime comme un bruit en $m.Hz^{-1/2}$: $\sqrt{S_{\Delta a,OOPN}}=16.7\times 10^{-12}m.Hz^{-1/2}$. Le calcul du $A_{\delta\nu/\nu,OOPN}$ est alors :

$$A_{\delta\nu/\nu,OOPN} = \frac{2\pi}{c} \sqrt{S_{\Delta a,OOPN}} = 3.49 \times 10^{-19} Hz^{-3/2}$$
 (10)

Ligne de configuration pour définir un bruit de densité spectrale de puissance $PSD_{\delta\nu/\nu} = (3.49 \times 10^{-19} Hz^{-3/2})^2 f^2$ sur les bruits de chemin optique du banc optique satellite 3 en vis-à-vis avec le satellite 2 :

Noise : OOPN 3 1 : Filter_f 3.49e-19 ;

• Bruit filtré pour une évolution en f de l'amplitude (ou \sqrt{PSD}), proportionnel à la longueur des bras et inversement proportionnel à la puissance laser {Filter_fLosP}: Modélisation d'un bruit dont l'amplitude évolue en f et est proportionnelle à la longueur des bras et inversement proportionnelle à la puissance laser. La seule valeur à spécifier est le niveau du bruit $A_{\delta\nu/\nu}$ en $Hz^{-3/2}$ c'est-à-dire l'amplitude (ou \sqrt{PSD}) tel que $PSD_{\delta\nu/\nu} = A_{\delta\nu/\nu}^2 f^2 \left(\frac{L}{5\times 10^9 \ m}\right)^2 \left(\frac{1W}{P}\right)$. Les coefficients sont ensuite automatiquement calculés par rapport au pas de temps³.

Ligne de configuration pour définir un bruit de densité spectrale de puissance $PSD_{\delta\nu/\nu} = (2.30 \times 10^{-19} Hz^{-3/2})^2 f^2 \left(\frac{L}{5\times 10^9 \, m}\right)^2 \left(\frac{1\,W}{P}\right)$ sur le "shot noise" du banc optique satellite 3 en vis-à-vis avec le satellite 2 :

Noise : Shot 3 1 : Filter_fLosP 2.30e-19 ;

Bruit filtré quelconque: Modélisation d'un bruit filtré quelconque défini par les coefficients récursifs α {alpha} et directs β {beta} du filtre à réponse impulsionnelle infinie (IIR). On peut également préciser le temps nécessaire la stabilisation du filtre {stablization}. S'il y a plusieurs coefficients dun même type, il faut les séparer par des virgules.

Ligne de configuration pour définir un bruit filtré dont les coefficients du filtre sont $\alpha = \{1\}$ et $\beta = \{5 \times 10^{-24}, 5 \times 10 - 24\}$ (bruit d'accélération en f^{-2} sur la densité spectrale de puissance) sur la masse inertielle du banc optique du satellite 2 en visà-vis avec le satellite 1 :

Noise: Mass 2 1: FilterCoef: alpha 1.0 beta 5e-24, 5e-24;

Ligne de configuration pour dfinir un bruit filtré dont les coefficients du filtre sont $\alpha = \{3.9939806575, -5.9819996369, 3.9820571154, -0.9940381365\}$ et $\beta = \{0.0000510993, -0.0002040002, 0.0003058023, -0.000204002, 0.0000510993\}$ sur la masse inertielle du banc optique du banc optique du satellite 3 en vis-à-vis avec le satellite 2 (attention ce bruit n'a strictement aucune réalité physique et est juste présenté à titre

d'exemple de syntaxe):

```
Noise: Bench 3 1: FilterCoef: alpha 3.9939806575, -5.9819996369, 3.9820571154, -0.9940381365 beta 0.0000510993, -0.0002040002, 0.0000510993 stablization 10000;
```

• Bruit lu dans un fichier: Modélisation d'un bruit à partir des valeurs d'un fichier (2 colonnes: temps bruit). Le programme charge l'ensemble des valeurs est commence à lire les valeurs partir d'un point quelconque du fichier.

Ligne de configuration pour définir un bruit lu dans le fichier *NoiseOB.txt* et attribué au banc optique du satellite 1 en vis-à-vis avec le satellite 2 :

```
Noise : Laser 1 0 : File NoiseOB.txt ;
```

5.2.9 Configuration des USOs

Le mot clé principal d'une ligne de configuration d'un oscillateur ultra-stable est USO. Une liste des parametres est donnee dans la tableau 8. Il faut tout d'abord définir le satellite auquel l'USO appartient : pour cela on précède le numéro du satellite du mot clé SC. On peut ensuite définir 3 paramètres pour un oscillateur ultra-stable (USO) : un offset [offset] en seconde, une dérive dans le temps en seconde par seconde [derivs] et le σ d'un bruit blanc gaussien [noise] en seconde. Ces paramètres sont spécifiés en précédent la valeur par le mot clé correspondant. Si l'on ne définit pas un USO, celui-ci est supposé parfait.

Ligne de configuration pour définir l'oscillateur du satellite 2 avec un offset de 0.006 s, une dérive de $10^{-6}s.s^{-1}$ et un bruit de sigma $10^{-7}s$:

```
USO : SC 2 : offset 0.006 derivs 1e-6 noise 1e-7 ;
```

5.2.10 Configuration de TDI

Le mot clé principal d'une ligne de configuration d'un générateur TDI est TDI. Le mot clé est suivi du nom du générateur puis de sa description. Le générateur est décomposé en un ensemble de "packs" écris les uns à la suite des autres et séparés par un espace. Un pack correspond à l'application de retards sur la mesure d'un phasemetre ; par exemple $-D_{2'}D_2D_3D_{3'}D_3D_{3'}s_{1'}$ est un pack qui se code par -5236364. Le dernier chiffre correspond à la mesure du phasemtre code selon le tableau 12 . Les autres chiffres aux retards que l'on applique sur la mesure. La correspondance entre un bras et un chiffre du codage est donné par le tableau 13

```
Ligne de configuration pour définir le générateur TDI Michelson de deuxième génération Z2: TDI : Z2 3 , Z4 , Z56 , Z542 , Z5416 , Z54142 , Z541413 , Z5414124 , Z541413 , Z5414124 , Z541413 , Z5414124 , Z541413 , Z5414124 , Z5414124
```

Phasemeter	Phasemeter SC	SC en vis-a-vis du banc optique	Code
s_1	1	2	1
s_2	2	3	2
s_3	3	1	3
s_1'	1	3	4
s_2'	2	1	5
s_3'	3	2	6

Table 12: Tableau donnant le codage utilisé dans TDI pour les bras.

Bras	$Emetteur \rightarrow R\acute{e}cepteur$	Code
1	$3 \rightarrow 2$	1
2	$1 \rightarrow 3$	2
3	$2 \rightarrow 1$	3
1'	$2 \rightarrow 3$	4
2'	$3 \rightarrow 1$	5
3'	$1 \rightarrow 2$	6

Table 13: Tableau donnant le codage utilisé dans TDI pour les phasemetre.

Il existe egalement un certain nombre de generateur dont le pack est predefini dans LISACode. Pour ces generateurs listes dans le tableau 10, le nom du generateur suffi. Ligne de configuration pour définir le générateur TDI Michelson de deuxième génération Z2: TDI: X;

29

5.3 Configuration par fichier XML

LISA Code peut également ce configurer à partir d'un fichier xml construit avec l'interface graphique ${\bf LISA_AutoGUI.jar}$

6 Problèmes connus

6.1 Installation

6.1.1 Erreur lors de l'installation

• Vérifier que le système possède bien une version d'automake 1.8 ou plus récente car dans certaine installtion, il peut être nécessaire d'utiliser automake.

6.2 Fichier de configuration

6.2.1 Problème dans la lecture du fichier de configuration :

- Vérifier qu'il y ait bien un point virgule à la fin de chaque ligne de commande et de commentaire.
- Vérifier qu'il n'y ait pas de ligne vide à la fin de votre fichier de configuration. La dernière ligne doit comporter une commande ou un commentaire. Elle peut également comporter l'instruction END.

7 Support - Contact

7.1 A l'APC

Antoine PETITEAU: petiteau@apc.univ-paris7.fr - 01 44 27 15 11

References

- [1] A. Petiteau and al. "LISACode: A scientific simulator of LISA", Publication in progress ... (2007).
- [2] LISA Pre-Phase A Report, 2nd Ed. (1998): http://www.srl.caltech.edu/lisa/documents/PrePhaseA.pdf
- [3] S. V. Dhurandhar, K. Rajesh Nayak, and J.-Y. Vinet, "Algebraic Approach to Time-Delay Data Analysis for LISA", Phys. Rev. D. 65, 102002 (2002).
- [4] M. Tinto, F. B. Estabrook, and J. W. Armstrong, "Time-Delay Interferometry for LISA", Phys. Rev. D 65, 082003 (2002).
- [5] L. Blanchet et al. Class. Quantum Grav. 13(1996) 575-584; L. Blanchet. Class. Quantum Grav. 15(1998) 113; L.Blanchet et al. Phys. Rev. D 65 061501; L. Blanchet et al. Phys. Rev. D 71, 129902(E) (2005)