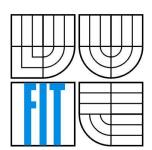


VYSOKÉ UČENÍ TECHNICKÉ V BRNĚ BRNO UNIVERSITY OF TECHNOLOGY



FAKULTA INFORMAČNÍCH TECHNOLOGIÍ ÚSTAV POČÍTAČOVÉ GRAFIKY A MULTIMÉDIÍ

FACULTY OF INFORMATION TECHNOLOGY
DEPARTMENT OF COMPUTER GRAPHICS AND MULTIMEDIA

SYSTÉM PRO SPRÁVU SIMULÁTORŮ

SIMULATOR MANAGEMENT SYSTEM

DIPLOMOVÁ PRÁCE

MASTER'S THESIS

AUTOR PRÁCE

AUTHOR

Bc. levgen Ragulin

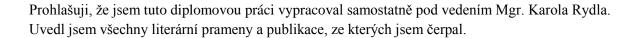
VEDOUCÍ PRÁCE SUPERVISOR

Mgr. Karol Rydlo

BRNO 2015

Systém pro správu simulátorů

Prohlášení



Ievgen Ragulin 27.05.2015

Poděkování

Rád bych poděkoval všem, kteří mně pomohli při vytváření mé diplomové práce. Především Mgr. Karolu Rydlovi za odbornou pomoc, podporu a rady kam směrovat moji práci. Většina praktické části projektu byla vypracována během pracovní stáže Erasmus v Karlsruhe, Německo ve společností CAS Software AG, oddělení CAS Aviation. Rád bych poděkoval Martinovi Buchheimu z CAS Software AG za poskytnutou odbornou pomoc.

Tato práce vznikla jako školní dílo na Vysokém učení technickém v Brně, Fakultě informačních technologií. Práce je chráněna autorským zákonem a její užití bez udělení oprávnění autorem je nezákonné, s výjimkou zákonem definovaných případů..

Abstrakt

Tato práce pojednává o základech simulace letu a systémech pro vizualizaci a správu letových dat. Cílem práce je vytvoření systému pro správu simulátorů letadel, umožňujícího zobrazovat a kontrolovat současný stav simulátorů, letových veličin a navigačních dat.

Abstract

This thesis discusses the basics of flight simulation, systems for flight data visualization and management of flight data. The aim of the work is designing a system for simulator management, providing a capability for displaying and controlling a current state of simulators, flight and navigation data.

Klíčová slova

Laboratoř SimStar, AeroWorks, simulace letu, systém pro správu simulátorů, vizualizace dat v prohlížeči

Keywords

Laboratory SimStar, AeroWorks, flight simulation, simulator management system, data visualization in browser

Citace

Ragulin Ievgen: Systém pro správu simulátorů, diplomová práce, Brno, FIT VUT v Brně, 2015

Obsah

O	bsah		1			
1	Úvod	Úvod				
2	Seznam použitých zkratek					
3	Problematika simulace letu		6			
	3.1 Org	anizace simulátoru letu	6			
	3.1.1	Pohybové rovnice	7			
	3.1.2	Aerodynamický model	7			
	3.1.3	Model motoru	7			
	3.1.4	Získání dat	7			
	3.1.5	Model podvozku	7			
	3.1.6	Model počasí	8			
	3.1.7	Vizuální systém	8			
	3.1.8	Zvukový systém	9			
	3.1.9	Pohybový systém	9			
	3.1.10	Kontrola zatížení	10			
	3.1.11	Zobrazení letových dat	10			
4	Současn	é trendy vizualizace letových dat	13			
	4.1 Let	ové displeje dnešních letadel	13			
	4.1.1	Letové přístroje Boeing 737 NG	13			
	4.1.2	Systém letových instrumentů Garmin G1000	15			
	4.2 Sys	tém EFIS&EMS Integra TL-6624	16			
	4.3 Výl	nled do budoucna	17			
	4.3.1	Displej vertikální situace (VSD)	17			
	4.3.2	SVS	18			
5	5 Prostředí leteckého simulátoru		20			
	5.1 Lab	oratoř EV-97 SportStar RTC	20			
	5.2 Lab	oratoř Boeing 737-800 NG	21			
6	Implementace systému pro správu simulátorů		22			
	6.1 Pop	sis systému pro správu simulátorů	22			
	6.1.1	Architektura systému pro správu simulátorů	22			
	6.1.2	Použité technologie	23			
	6.1.3	Odůvodnění zvolených technologii	24			
	6.1.4	Popis databázového modelu	24			
	6.1.5	Podporované prohlížeče	26			

	6.2	Už	tivatelské rozhraní systému pro správu simulátorů	26			
	6.	2.1	Panel řízení letu	32			
	6.3	Po	pis činnosti aplikace	37			
	6.4	Pro	otokol AWCom	37			
	6.5	Vy	rlepšení výkonu aplikace	37			
	6.6	Vy	rlepšení animace	39			
7	Pr	roved	ená testování	41			
	7.	1.1	Testování pomocí generátoru falešných simulačních dat	41			
	7.	1.2	Testování pomocí lokální instalace X-Plane a v laboratoři SimStar	42			
8	Po	orovn	ání s existujícími systémy	44			
	8.	1.1	FSPS Flight Simulator Manager	44			
9	M	ložno	sti budoucího rozšíření	47			
1(10 Závěr						
Příloha A – komunikační protocol a posíláne veličiny53							
Příloha B. Příručka pro použití systému pro správu simulátorů56							
Spouštění systému pro správu simulátorů56							
Editování konfigurace aplikace							
	Přek	lad k	ódu systému pro správu simulátorů	57			
Příloha C. Databázový model systému pro správu simulátorů							
Příloha D. Parametry simulovaných letounů63							
	Parametry letounu EV-97 Sportstar RTC						
	Parametry letounu 737-8006						

1 Úvod

Cílem mojí práce je vytvoření a popis systému pro správu simulátorů letadel, který by umožňoval instruktorovi, operátorovi v reálném čase sledovat přes webový prohlížeč stav simulátorů, vyhodnocovat dovednosti pilotu. Kromě toho, musí mít funkcionalitu pro zobrazení nejen současných, ale taky minulých létů, což může být použité instruktorem nebo pilotem pro zpětnou analýzu a vyhodnocení letu. Vytvořený systém umožňuje:

- přidávání, mazání, editace údajů o modelech letadel (např. Boeing 737, Airbus 320 apd.),
 modelech motorů a simulátorech
- získávání letových dat ze simulátoru X-Plane
- zobrazení a vizualizace informace o probíhajících simulacích na simulátorech X-Plane v
 prohlížeči, o současném stavu letových přístrojů, motorů, palivových nádržích, zobrazení na
 mapě dráhy pohybu simulovaného letounu a zobrazení výškového a rychlostního profilu letu.
- ukládání informaci o probíhajících simulacích do databáze, což umožňuje uživatelům nejen vidět současné léty, ale taky minulé pro zpětnou analýzu a vyhodnocení.

V kapitolech 3, 4, 5 se analyzuje problematika simulace letu, popisuje se prostředí leteckého simulátoru, ve kterém byla diplomová práce vypracovaná. V kapitole 6 je popsán vytvořený systém pro správu simulátorů. Kapitola 7 obsahuje informace o provedených testováních. V kapitole 8 je systém porovnán s existujícími podobnými systémy. Kapitola 9 pojednává o možnostech budoucího rozšíření. Práce obsahuje také přílohy A, B, C, D.

Diplomová práce navazuje na semestrální projekt, řešený na FIT VUT v roce 2013-2014. Kapitoly 3, 4, 5 byly převzaty z tohoto semestrálního projektu.

2 Seznam použitých zkratek

ACFD Advanced Civil Flight Deck Pokročila přístrojová deska pro civilní letouny AG Aktiengesellschaft Akciová společnost API **Aplication Programming Interface** Rozhrání pro programování aplikací **AWCom AeroWorks communication protocol** AeroWorks komunikační protokol AWT **Abstract Window Toolkit** Knihovna grafických uživatelských prvků **BAC British Aircraft Corporation** Britská letadlová korporace **CHT** Cylinder head temperature Teplota hlav válců **DEUTA Deutsche Tachometer-Werke GmbH** Offenbachová rychloměrová díla s.r.o. \mathbf{DU} **Display Unit** Zobrazovací jednotka **EFIS Electronic Flight Instrument System** Elektronický letový informační systém **EGT Exhaust Gas Temperature** Teplota výfukových plynů **EMS Engine Monitoring System** Systém monitorování motorů **ENG Engine** Motor **FFT Fast Fourier Transform** Rychlá Fourierova Transformace **FSPS Flight Simulator Platform Solutions** Řešení pro platformu letových simulátorů **FPS Frames Per Second** Snímku za sekundu **GmbH** Gesellschaft mit beschrunkter Haftung Společnosti s ručením omezeným **GUI Graphical User Interface** Grafické uživatelské rozhrání HSI **Horizontal Situation Indicator** Indikátor horizontální situace **HTML HyperText Markup Language** Hypertextový značkový jazyk **HTTP HyperText Transfer Protocol** Hypertextový přenosový protokol IP **Internet protocol** Internetový protokol **JIRA** Project management software Softwarový nástroj na řízení projektu LCD **Liquid-Crystal Display** Displej z tekutých krystalů **MFD Multi-function display** Multifunkční displej **NASA National Aeronautics and Space** Národní úřad pro letectví a

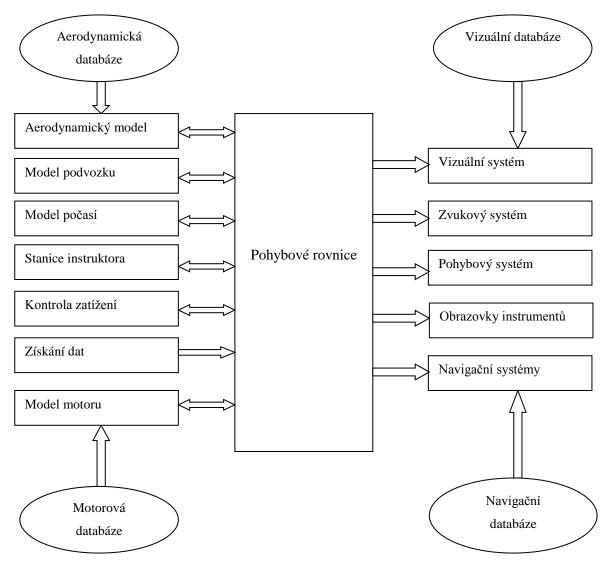
	Administration	kosmonautiku
ND	Navigation Display	Navigační displej
NG	New Generation	Označuje novou generaci např.
		letounu
OTA	Offenbacher Tachometer-Werke GmbH	Offenbachová tachometrová díla
		s.r.o.
PFD	Primary Flight Display	Primární letový displej
PHP	PHP Hypetext Preprocessor	PHP hypertextový preprocesor
PRI	Primary	Primární
RTC	Restricted Type Certificate	Certifikát omezeného typu
RIA	Rich Internet Application	Bohatá internetová aplikace
RPM	Revolutions Per Minute	Otáčky za minutu
SM	Simulator Management System	Systém pro správu simulátorů
SQL	Structured Query Language	Strukturovaný dotazovací jazyk
SVG	Scalable Vector Graphics	Škálovatelná vektorová grafika
SVS	Synthetic Vision System	Systém syntetického vidění
TCP	Transmission Control Protocol	Přenosový řídící protokol
URL	Uniform Resource Locator	Řetězec znaků sloužící
		k specifikaci umístění informací
VDO	Vereinigte DEUTA - OTA	Sjednocená DEUTA - OTA
VSD	Vertical Situation Display	Displej vertikální situace
XM Radio	No Modulation Radio (satellite radio)	Rádio bez modulace (satelitní
		rozhlas)

3 Problematika simulace letu

V této kapitole je popsána problematika simulace letu, a organizace simulátoru letu.

3.1 Organizace simulátoru letu

David Allerton [1] navrhuje dobrý přehled technik simulací používaných v dnešních simulátorech letu. Nejdůležitější komponenty typického simulátoru jsou uvedeny na Obr. 1.



Obr. 1. Organizace simulátoru letu [1]

3.1.1 Pohybové rovnice

Pohybové rovnice jsou ústředním bodem všech simulátorů letu. Určují stavy simulátoru. Po získání všech vstupů, včetně těch od pilota, simulátor spočítá proměnné, které popisují stav simulovaného letadla, zejména síly, momenty, polohu, nadmořskou výšku, kurs a rychlosti [1].

3.1.2 Aerodynamický model

Aerodynamický model dává možnost vypočítat aerodynamické síly a momenty. Například, koeficient vztlaku může být získán pomocí funkce úhlu náběhu, kde konkrétní aerodynamické koeficienty jsou definované v aerodynamické databázi [1].

3.1.3 Model motoru

Data motoru jsou závislá na stavu letadla. Implementace modelu motoru potřebuje přístup k proměnným, které byly spočítané v leteckém modelu. Model motoru používáme na získání tahu motoru, průtoku paliva, motorového tlaku, rychlosti otáček atd. [1].

3.1.4 Získání dat

Plný letecký simulátor pilotní kabiny je přesnou kopií kabiny letadla. Navíc primární ovladače letu (řídící paky, kormidla, brzdy, klapky, podvozek atd.), obecně každá páka a přepínač musí být propojeny s odpovídajícím modulem simulátoru. Každý ovladač poskytuje digitální nebo analogová data o svém stavu. Současná poloha ovladačů musí být vzorkována pro každý simulační krok a předána odpovídajícímu modulu simulátoru. Plný letecký simulátor může mít několik stovek vstupů [1].

3.1.5 Model podvozku

Během rolování se podvozek dotýká země a vzájemná působení mezi vzletovou a přistávací dráhou, pneumatikami, koly a vzpěrou podvozku vedou k různým dynamikám letadla během letu. Obvykle se poskytuje dodatečný model pro simulace efektu pneumatik a podvozku. Simulace ovládání letadla během vzletu, přistání a rolování je kritickým momentem z hlediska přesnosti. Nouzové situace, které procvičují piloti, zahrnují pozemní incidenty: prasknutí pneumatik, selhání motoru, námraza vzletové a přistávací dráhy, selhání zpětného tahu, přehřátí brzd, aquaplaning a další [1].

V praxi jsou do simulace dodány přechody mezi stavy před vzletem a hned po přistání, kde je aerodynamický vliv podvozku propojený s dynamikou podvozku [1].

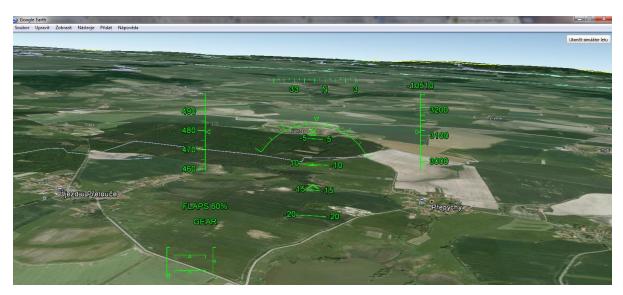
3.1.6 Model počasí

Atmosféra má významný vliv na výkonnost letadla. Rovnice pro vypočítání tlaku vzduchu, hustoty vzduchu, teploty vzduchu jsou dobře známé a přímočaré pro implementaci. Tyto složky se používají v aerodynamickém modelu a modelu motoru. Kromě toho se modelují:

- Vítr. Vítr hraje důležitou roli pří plánování letu operátorem letecké společnosti, takže model větru musí být prostorový a měnící se v čase.
- Turbulence. Turbulence také hraje důležitou roli při výcviku pilotů. Piloti potřebují demonstrovat schopnost ovládaní letadla za podmínek turbulence. Normálně se turbulence generuje jako množina pseudonáhodných procesů, způsobujících odchylky ve třech lineárních osách letadla.
- Střih větru.
- Nebezpečné letové podmínky, zejména, námraza a hustý déšť. Námraza na trupu letadla a
 rozbředlý sníh na vzletové a přistávací draze může zvýšit odpor během vzletu, zatímco sníh a
 voda na vzletové a přistávací draze mohou snížit účinnost brzdění a řízení [1].

3.1.7 Vizuální systém

Vizuální systém poskytuje řadu kanálu obrazů, které se generují v reálném čase, viditelných z pozice pilota. Z počátku je databáze objektů nahrána do paměti vizuálního systému. Databáze může obsahovat pole, letiště, silnice, jezera, pobřežní čáry, dopravní prostředky, budovy, stromy, lesy a letadla. Existují rozličné standardy pro generování těchto objektů, kde např. OpenFlight je jedním z nejpoužívanějších formátů. V závislosti na vzdálenosti k objektům se zobrazují různé úrovně detailů [1]. Příklad vizuálního systému simulátoru je vidět na Obr. 2



Obr. 2. Google Earth simulátor letu

Když letadlo manévruje, se pozice oka pilota a směr vypočítají pomocí rovnic pohybu a scéna je renderována pro jednotlivé snímky [1].

Každý video výstup má jistý posun. Například, máme tři video výstupy, pokrývající úhel 180°. Přední kanál má ofset 0°, dva zbývajících mají -60°, +60°. V praxi se projektované kanály překrývají o několik stupňů, abychom se vyhnuli viditelným mezerám [1].

3.1.8 Zvukový systém

Pro generování zvuků v pilotní kabině se používají dvě metody. První způsob spočívá v nahrávání reálných zvuků letadla uvnitř pilotní kabiny. Nedostatek toho přístupu spočívá v počtu záznamů, nutných pro obsáhnutí všech letových podmínek. Například, zvuky motorů se mohou měnit podle rychlosti, výšky, stavu motorů (otáček a tahu), a tudíž by bylo zapotřebí pokrýt všechny možné kombinace [1].

Alternativním a používanějším způsobem generování zvuků je analyzovat zdroj všech zvuků a vygenerovat pro ně odpovídající zvukovou stopu. Tyto zvuky se zkombinují s bílým šumem. Syntetický generované zvuky můžeme porovnat se skutečnými zvuky pomocí Fourierovy transformace (FFT) [1].

3.1.9 Pohybový systém

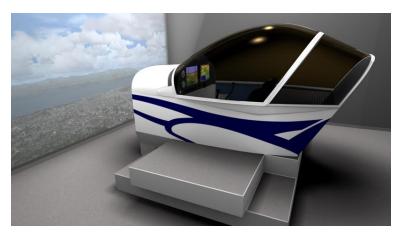
Během manévrování simulovaným letadlem, bude pilot očekávat pocit akcelerace, který by zažil během skutečného letu. Akcelerace se vypočítají v modelu letu a předávají se pohybovému systému. V standardní pohybové platformě obsahující šest hydraulických aktuátorů se každý aktuátor přesouvá na novou pozici, aby zkusil replikovat akcelerace na tělo pilota [1].

Opravdový pohyb samozřejmě nemůže být generován. Nicméně pohybové senzory člověka se dají oklamat. Mozek reaguje na začátek pohybu, ale nemůže detekovat velmi malé míry pohybu. Navíc, kvůli vizuálnímu systému pilot může cítit pohyb, který se skutečně na pohybovou platformu neaplikoval [1].

Simulátor s pohybovým systémem je na Obr. 3. Také existují simulátory bez pohybového systému, příklad je na Obr. 4.



Obr. 3. ATR 42-300 - simulátor s pohybovým systémem [16]



Obr. 4. Simulátor Evektor SportStart bez pohybového systému [17]

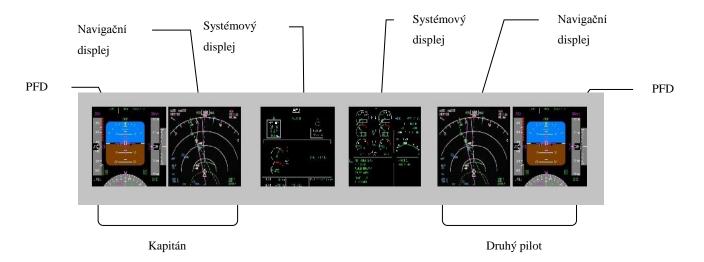
3.1.10 Kontrola zatížení

Když letadlo letí, vzdušný proud obtéká povrch ovladačů a to ovlivňuje stupeň zatížení na jejich površích, zejména na primárních letových ovládačích: výškových kormidlech, křidélkách, kormidlech. Síla, kterou musíme aplikovat na ovladač, záleží na rychlosti. Tyto efekty se také musí simulovat a to je funkce systému kontroly zatížení. Kontrola zatížení se provádí spojením aktuátorů s ovladači letu v simulátoru takovým způsobem, aby aktuátor poskytoval odpor k pohybu; odpor se obecně mění s rychlosti [1].

3.1.11 Zobrazení letových dat

Avionické systémy slouží pro zobrazení fyzikálních veličin a důležitých parametrů letu. Avionické systémy zahrnují dvě období letu. Před rokem 1980 měla většina letadel mechanické systémy. Mnohé z těchto přístrojů obsahovaly komplikované mechanismy. Od roku 1980 mnohá civilní a vojenská letadla používají elektronické systémy (EFIS). EFIS displeje jsou založeny na počítačové grafice s osmipalcovými monitory, obecně s obrazovkami, které se aktualizují nejméně dvacetkrát za vteřinu (20 Hz) [1].

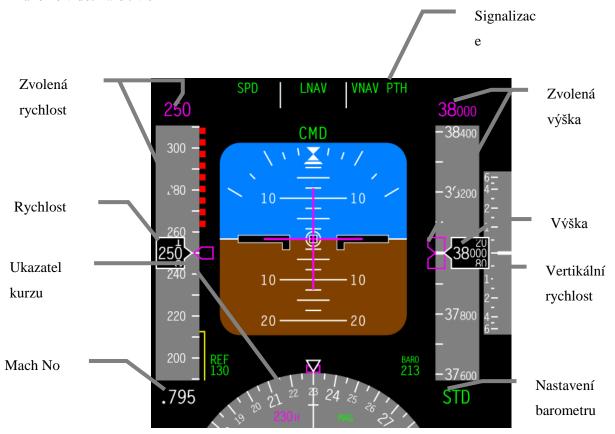
V 70. letech britská vláda podporovala program známý pod názvem Advanced Civil Flight Deck (ACFD), neboli pokročila přístrojová deska pro civilní dopravní letouny. Tento systém měl demonstrovat použití přístrojové desky s PFD (Primary Flight Display) a ND (Navigation Display) displeji. Rozložení takových displejů je vidět na Obr. 5. Jedním z prvních testovacích strojů byl letoun BAC 1-11, který obsahoval jeden primární letový displej a jeden navigační displej. Tento letoun můžeme považovat za začátek expanze elektro-optických přístrojů do kokpitů moderních letounů.



Obr. 5. Pokročilá civilní přístrojová deska [2]

3.1.11.1 Primární letový displej (PFD)

Primární letový displej je moderní letecký instrument pro zobrazení letových dat. Na palubní desce jsou dva primární letové displeje: pro prvního a druhého pilota. Detaily rozložení displejů se mohou lišit v závislosti na letadle, ale většina PFD dodržuje podobné konvence. Popis jednotlivých přístrojů můžeme vidět na Obr. 6



Obr. 6. Hlavní letový displej PFD, Boeing 747-400 [18]

3.1.11.2 Navigační displej (ND)

Navigační displej poskytuje navigační, směrové, provozní a povětrnostní informace. Na palubní desce jsou dva navigační displeje: pro prvního a druhého pilota. Příklad navigačního displeje je na Obr. 7.



Obr. 7. Navigační displej Boeing 777 [20]

4 Současné trendy vizualizace letových dat

V kapitole 4 jsou popsány současné trendy vizualizace letových dat. Uvedené příklady jsou ukázkou toho, jak probíhá vizualizace letových dat na dnešních letounech

4.1 Letové displeje dnešních letadel

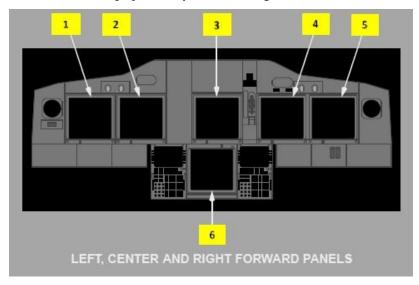
V této kapitole prozkoumáme, jak vypadají letové displeje velkých letadel (Boeing 737) střední třídy (na příkladu displeje Garmin G1000) a menší třídy (na příkladu displeje EFIS&EMS Integra TL-6624).

4.1.1 Letové přístroje Boeing 737 NG

Na příkladu letových instrumentů Boeing 737 podíváme se, jak v současné době vypadají letové instrumenty letadel větších rozměrů.

4.1.1.1 EFIS/Map displejový systém – přehled

Na Obr. 8 je zobrazená schéma displejového systému Boeing 737 NG.



Obr. 8. PFD/ND displejový systém – přehled [6]

- 1) Vnější displej prvního pilota
- 2) Vnitřní displej prvního pilota
- 3) Horní displej.

- 4) Vnitřní displej druhého pilota.
- 5) Vnější displej druhého pilota.
- 6) Dolní displej.

4.1.1.2 Hlavní displeje

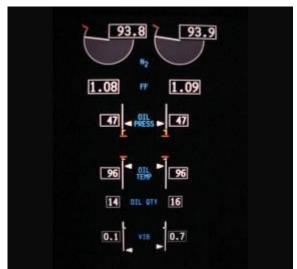
Pilot i kopilot mají k dispozici pro zobrazení letových dat displeje PFD a ND, které jsou blíže popsány v předchozí kapitole.

4.1.1.3 Horní a dolní displeje

Horní displej (viz Obr. 9) je primární displej motorů, dolní displej (viz Obr. 10) je sekundární displej motorů.



Obr. 9. Horní displej v Boeing 737 NG [49]



Obr. 10. Dolní displej v Boeing 737 NG [49]

V případě poruchy horního displeje lze displej motorů zobrazit na dolním displeji. Můžeme nastavit přepínač Spodní DU v polohu ENG PRI (viz Obr. 11), a tím pádem zobrazit displej motorů na dolním displeji namísto na horním.



Obr. 11. Boeing 737 DU selektor [7]

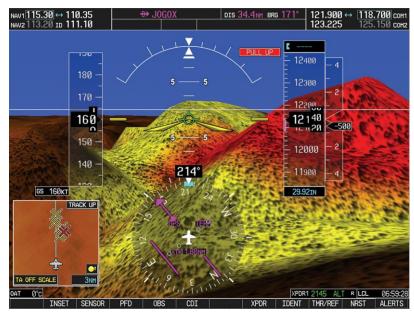
4.1.2 Systém letových instrumentů Garmin G1000

Garmin G1000 je integrovaným systémem letových instrumentů, který se používá ve mnoha dnešních letadlech střední třídy, jako třeba Cessna [8][9], Diamond [9], Beech King Air [9]. G1000 může mít 2 nebo 3 LCD displejů, každý z nich se může používat jako hlavní letový displej (PFD) nebo multifunkční displej (MFD) [9]. Na Obr. 12 je ukázka letových instrumentů G1000 v letadle Cessna 182.



Obr. 12. G1000 v Cesna 182 [9]

Na Obr. 13 je ukázka primárního letového displeje Garmin G1000. PFD ukazuje základní letové instrumenty jako rychlosti letu, výškoměr, ukazatel kurzu, umělý horizont, vertikální rychlost atd.



Obr. 13. Garmin G1000 primární letový displej [9]

Multifunkční displej Garmin G1000 typicky zobrazuje hýbající se mapu po pravé stráně a informace o motorech po levé stráně. Jiné možné obrazovky zahrnují informace o nejbližších letištích, navigačních pomůckách, XM rádio, programování plánu letu a jiné [9]. Na Obr. 14 je ukázka multifunkčního displeje Garmin G1000.



Obr. 14. Garmin G1000 multifunční displej [10]

4.2 Systém EFIS&EMS Integra TL-6624

Příkladem instrumentů letadel malé třídy je EFIS&EMS Integra TL-6624. EFIS&EMS Integra TL-6624 je multifunkční systém který se používá pro sledování letu a motorů. TL-6624 integruje všechny hlavní letové instrumenty (výškoměr, indikátor vertikální rychlosti, indikátor rychlosti letu, kompas,

chronometr, indikátor úhlu náběhu, vnitřní teplotu vzduchu, vnější teplotu vzduchu). EFIS Integra také zahrnuje navigační systémy (HSI – indikátor horizontální situace) a celosvětové mapy terénu. Také integruje všechny primární motorové instrumenty (otáčky za minutu, indikátor průtoku paliva, indikátory teploty, množství paliva atd.) [12]. Na Obr. 15 je ukázka EFIS&EMS Integra displeje.



Obr. 15. EFIS&EMS Integra TL-6624 [11]

4.3 Výhled do budoucna

V této kapitole jsou popsány současné trendy vizualizace letových dat.

4.3.1 Displej vertikální situace (VSD)

V současné době musí posádka letadla získávat informace z různých zdrojů pro pochopení vertikální situace letu. Tyto zdroje zahrnují barometrické a radiolokační výškoměry, indikátor vertikální rychlosti, ground proximity warning systém, navigační informace, navigační grafy [2].

Pro účely prevence řízeného letu do terénu a nehod při přistání vytvořil Boeing VSD - grafický obraz vertikální dráhy letadla, který zlepšuje celkové povědomí posádky letadla o situaci. VSD se zobrazuje v dolní části navigačního displeje, pokud je vybrán posádkou letadla, [3].

Obr. 16 ukazuje příklad VSD na Boeingu. Základními prvky VSD jsou výšková informace a škála horizontální vzdálenosti, symbol letadla, vektor vertikální dráhy pohybu, vyobrazení terénu, zvolená výška, zvolená vertikální rychlost, navigační pomůcky a rozličné informace, zvolené posádkou letadla [3].



Obr. 16. Displej vertikální situace [3]

4.3.2 SVS

Současné displeje mají velké množství čísel, písmen a symbolů. Tyto popisy parametrů jsou odvozené od nástrojů používaných vědci a inženýry pro abstrakci principů reality pro matematickou analýzu. Účelům, pro které byly navrženy, fungují dobře, ale pilot potřebuje neustále přemýšlet tak, aby s pomocí 2D informace, která se poskytuje na PFD a ND displejích, vytvořil ve své hlavě 3D/4D obraz reálného světa [2].

Cílem SVS je poskytovat pilotům intuitivní 3D informace v reálném čase. Díky přesné znalosti současné pozice letadla, databázi terénu a dnešním možnostem počítačové grafiky, je možný vytvořit přesnou 3D reprezentace terénu, který je vidět z pilotní kabiny [2]. SVS systémy jsou určeny také pro snížení pravděpodobnosti nehod zlepšením situačního a prostorového povědomí pilota za špatné viditelnosti [4]. Obr. 17 ukazuje příklad SVS displeje.



Obr. 17. SVS displej vyvinutý NASA [5]

Obr. 18 ilustruje koncept potenciálního SVS. Tento koncept displeje umožňuje prezentace 3D scén, které obsahují nutnou a dostačující informací a realismus, aby vygenerovaný obraz byl skoro ekvivalentní reálnému obrazu za denního světla. Symbolická informace, například prezentace umělého horizontu, směru pohybu, indikátory výšky, může být přidána na SVS displej pro zvětšení situačního povědomí [4].

DGPS

ADS-B

Synthetic

Vision

Displays

Onboard Database

Block Diagram: Synthetic Vision Concept

Obr. 18. Možný SVS [4]

Pokud je na displeji zobrazen předpovězený výsledek manévru, dá se říci, že displej je reprezentací 4D scény, protože zahrnuje časovou složku. V 1995 roce Mnichovská univerzita v Německu spolu s VDO Luftfahrgerate Werk of Frankfurt realizovala program, v důsledku kterého bylo letadlo vybaveno 4D displeji, na kterých se zobrazovala vyhodnocení pojezdové dráhy, přistání, vzlétnutí, přiblížení a manévrů vyhýbaní terénu [2].

5 Prostředí leteckého simulátoru

Systém pro správu simulátorů byl implementován v prostředí leteckých simulátorů EV-97 SportStar RTC a Boeing-737 NG. Pro systém pro správu simulátorů je zapotřebí vědět rozsahy vstupních parametrů jednotlivých letounů. V této kapitole je přehled jednotlivých modelů simulátorů a jejích technické parametry.

5.1 Laboratoř EV-97 SportStar RTC

Jedná se o laboratoř na VUT FIT kde se nachází kokpit letounu EV-97. Má trup ze skutečného letadla EV-97 SportStar. Obsahuje projekční systém 4m:3m. V této laboratoří se dají řešit projekty v oborech designu letecké elektrotechniky, rozšířené reality, počítačové grafiky, designu systémů řízení letu, hardware designu, modelování a simulace, zpracování signálů a vývoje software. Na Obr. 19 je ukázka skutečného letouna EV-97 SportStar RTC. Na Obr. 20 je simulátor z laboratoří VUT FIT. Příloha D obsahuje parametry tohoto letounu potřebné pro panel řízení letu SM.



Obr. 19. EV-97 SportStart RTC [19][20]



Obr. 20. Simulátor EV-97 Sportstar RTC na VUT FIT [21]

5.2 Laboratoř Boeing 737-800 NG

V této laboratoří se nachází kokpit letounu Boeing 737 NG, kde je možné řešit projekty v oblasti počítačové grafiky, vestavěných systémů, sítí a bezpečnosti. Pro vizualizaci slouží cylindrický projekční systém, který má 5 metrů v průměru a 3 metry na výšku. K osvětlení této plochy jsou použity 3 projektory. Pro komunikaci s displeji a simulaci je použit protokol AWCom. Na Obr. 21 je ukázka kokpitu skutečného Boeing 737-800 NG. Na Obr. 22 je simulátor z laboratoří FIT VUT. Příloha D obsahuje parametry tohoto letounu, potřebné pro panel řízení letu SM.



Obr. 21. Kokpit skutečného Boeing-737-800 NG [13].



Obr. 22. Simulátor Boeing-737-800 NG na FIT VUT [21]

6 Implementace systému pro správu simulátorů

Tato kapitola popisuje naimplementovaný systém pro správu simulátorů (SM), jeho architekturu, použité technologie, databázový model, způsob komunikace se simulátory, použité technologie a návod na použití

6.1 Popis systému pro správu simulátorů

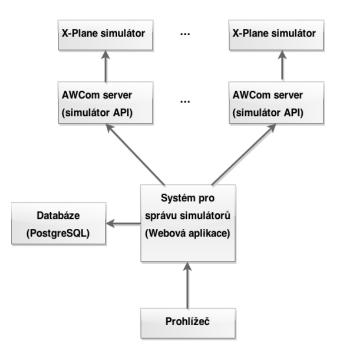
V této kapitole jsou popsány použité technologie, architektura vytvořeného systému, popis databázového modelu a podpora prohlížečů.

6.1.1 Architektura systému pro správu simulátorů

Systém pro správu simulátorů je vyvinutý v programovacím jazyce Java, pomocí frameworku Vaadin. Aplikace beží na Webovém serveru Apache Tomcat. SM získává data ze simulátorů přes protokol AWCom. Jeho popis je uveden v Příloze A. SM používá databáze PostgreSQL pro ukládání konfigurací simulátorů a dat o simulacích. Uživatel přistupuje k SM přes prohlížeč.

Systém pro správu simulátorů získává data z každého simulátoru v samostatném vlákně. První implementace měla jen jedno vlákno, ale po testování aplikace na víc než jednom simulátoru jsme zaznamenali podstatné zhoršení výkonu aplikace. Tím pádem, jednomu simulátoru odpovídá jedno vlákno. Pro tento účel aplikace používá Javový Thread pool, což znamená, že SM nevytváří nové vlákno pokaždé, když potřebuje získat data ze simulátoru, ale vytváří je jen po spouštění aplikace a pří změně počtu simulátorů.

Framework Vaadin je užitečný pro webovou část aplikace: pro předávání dat mezí klientskou a serverovou části aplikace, komunikaci s databázi, pro zobrazování standardních prvků uživatelského rozhrání (tabulky, menu, formy, tlačítka, notifikační zprávy).



Obr. 23. Architektura systému pro správu simulátorů

6.1.2 Použité technologie

Systém pro správu simulátorů byl vyvinutý pomocí následujících technologii:

- X-Plane 9.00r1 letový simulátor [28].
- Java 8 [29] backend aplikace, komunikace ze simulátory přes TCP/IP socket, práce z databází.
- Vaadin 7.3 [30] framework pro tvorbu aplikace Simulator Manager, pomocí kterého se aplikace v internetovém prohlížeči zobrazuje a chová stejně jako desktopová aplikace (RIA).
- Apache Tomcat 8.0 [31] webový server potřebný pro běh aplikace.
- JavaScript, HTML5, Canvas klientská strana aplikace (front end).
- PostgreSQL 9.3 [32] databázový systém použitý pro ukládání dat.
- TCP/IP socket komunikace ze simulátory.
- Google Maps API v2 [33] použité pro zobrazení dráhy letu na mapě.
- Google Charts [34] použité pro animaci ukazatelů stavu paliva, motorů.
- Highcharts [35] výškový a rychlostní profily letu.
- GitHub [36] verzovací systém, plánování práce.
- JIRA [37] plánování práce během Erasmus stáže v Karlsruhe.
- GreenSock Animation Platform [38] knihovna pro HTML5 animace.
- DbVizualizer [39] vizualizace databázového modelu.
- Java AWT [43], Java Swing [44] knihovny použité pro vývoj pomocné desktopové aplikace pro generování falešných dat simulace.

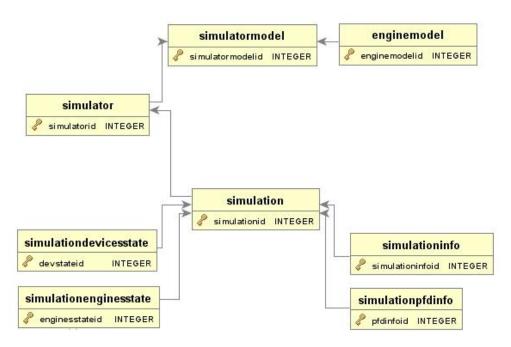
6.1.3 Odůvodnění zvolených technologii

Účelem této práce bylo vytvořit systém pro správu simulátorů, který by byl pohodlný pro uživatele, nevyžadoval instalaci, umožnoval používat různé operační systémy a zařízení. Proto bylo rozhodnuto systém vyvinout jako webovou aplikaci. Architekturu aplikace se dá rozdělit na tří časti: databáze, serverová část a klientská část.

- PostgreSQL pro databáze. Kvůli tomu, že simulátory posílají podobná data (databázové schéma se nemění), je vhodné používat relační databázi pro ukládání dat. Místo PostgreSQL SM by mohl použít jakýkoliv jiný databázový systém, například MySQL.
- Java 8 pro serverovou část. Vytvořený SM neobsahuje nějaké specifické funkce, které by se dali naimplementovat jenom v Javě. Naopak, serverová část aplikace by mohla byt vyvinutá pomoci jakéhokoliv programovacího na to určeného: Python, PHP, Ruby, Node.js atd. Nicméně, Java byla vybrána kvůli poskytované stabilitě, multiplatformovosti, rozsáhlému množství knihoven, aktivní komunitě, osobní preferenci a výborné podpoře multithreadingu.
- Vaadin 7.3 jako základní framework pro propojení serverové a klientské části aplikace. Odpověď na otázku "proč byl použít právě tento framework" zní podobně jako v předchozím odstavce: pro vývoj SM by se mohl použit jakýkoliv jiný framework. Vaadin poskytuje sadu standardních uživatelských prvků, usnadňuje jejich propojení z databázi, poskytuje řešení komunikaci mezi klientskou a serverovou části aplikace. Tento framework je zajímavý také tím, že poskytuje možnost psát kód v Javě, který je pak automatický přeložen do JavaScriptu.
- JavaScript a HTML5 Canvas. JavaScript je v podstatě standardem pro vývoj RIA (Rich Internet Applications), proto nebyla na výběr žádná jiná alternativa [42]. Pro vizualizaci primárního letového displeje bylo rozhodnuto používat HTML5 Canvas (namísto SVG) kvůli tomu, že PFD obsahuje poměrně velké množství prvků a má komplikovanou logiku, která by se pomoci SVG programovala obtížně.
- HTTP jako komunikační protokol mezi serverovou a klientskou části. Další možnosti by bylo používat WebSocket protokol, fungující přes TCP, který poskytuje lepší výkon, i když je podporován jen v nejmodernějších prohlížečích [50]. Rychlost předávání zpráv mezi serverem a klientem v SM je kritická, proto je používání WebSocketu místo http, jedním z možných způsobu vylepšení SM.

6.1.4 Popis databázového modelu

SM používá databázový systém PostgreSQL 9.3 pro ukládání modelů letadel, modelů motorů, konfiguraci simulátorů, informací o proběhlých simulacích. Obr. 24 znázorňuje databázový model SM.



Obr. 24. Databázový model systému pro správu simulátorů

Příloha C obsahuje materiály, na které se v této kapitole odkazuje. Obr. 47 znázorňuje databázový model SM.

Tabulka "simulatormodel" (viz Obr. 48, příloha C) obsahuje informace o modelech simulátorů, o jejich konfiguraci a charakteristikách.

Tabulka "enginemodel" (viz Obr. 49, příloha C) obsahuje informace o modelech motorů pro některý model simulátoru, o jejich charakteristikách, o minimálních a maximálních povolených hodnotách pro jednotlivé charakteristiky. Jeden záznam v této tabulce obsahuje informace o jednom modelu motoru.

Tabulka "simulator" (viz Obr. 50, příloha C) obsahuje informace o konfiguraci simulátorů, přidaných uživatelem do SM: kterému modelu simulátoru odpovídá tento simulátoru, na kterém stroji a portu běží tento simulátor, název simulátoru.

Tabulka "simulation" (viz Obr. 51, příloha C) obsahuje informace o pravě běžících nebo již minulých simulacích.

Tabulky "simulationinfo", "simulationdevicesstate", "simulationpfdinfo" (Obr. 53, Obr. 54, Obr. 55 v příloze C) obsahují informace o souřadnicích, stavu hlavního letového displeje a jiných zařízení během jednotlivých simulací.

Tabulka "simulationenginesstate" (viz Obr. 51) obsahuje informace o stavech motorů během jednotlivých simulaci. Hodnoty se zapisují do pole, přičemž počet hodnot v tom poli odpovídá počtu motorů simulátoru.

Obrázky znázorňující databázový model byly vytvořené pomocí nástroje DbVisualizer [39].

6.1.5 Podporované prohlížeče

Vytvořená webová aplikace pro správu simulátoru se dá použít v následujících prohlížečích:

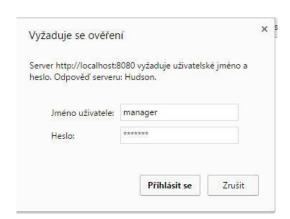
- Chrome 42 nebo novější (pro Windows)
- Chromium 45 nebo novější (pro Linux)

Aplikace byla testována také v prohlížeči Firefox a na mobilních zařízeních Android, kde je aplikace také funkční, ale panel řízení letu je výrazně zpomalený v porovnání s prohlížeči Chrome a Chromium. Přidání lepší podpory pro mobilní zařízení je jedním z možných směru vylepšení aplikace.

6.2 Uživatelské rozhraní systému pro správu simulátorů

V této kapitole je popsáno jak se systém používá. Tento popis je zde uveden pro lepší pochopení vytvořeného systému, nikoliv pro vyčerpávající seznam jeho funkcí.

Pro začátek použití aplikace uživatel přejde na stránku http://localhost:8080/SimulatorManager/ (místo localhost a 8080 je potřeba uvést server a port na kterém aplikace skutečné běží, detaily viz v Příloze B). Na vyzvání je potřeba vyplnit uživatelské jméno a heslo, formulář je zobrazený na Obr. 25 (detaily viz v příloze B).



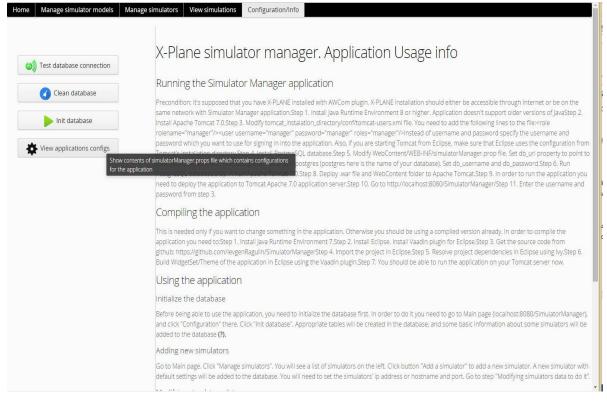
Obr. 25. Přihlašování do systému pro správu simulátorů

Následné se uživateli zobrazí úvodní stránka, na které si bude moci zvolit jednu ze čtyři možnosti: spravování modelu simulátoru, spravování simulátorů, zobrazení běžících/přehrávání již proběhlých simulaci, konfigurace SM. Úvodní stránka je zobrazena na Obr. 26.



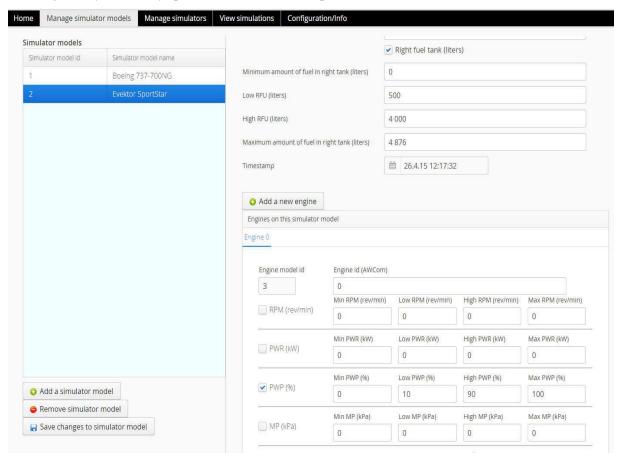
Obr. 26. Úvodní stránka systému pro správu simulátorů

Po zvolení položky menu "Configuration" (viz Obr. 27), se zobrazí stránka, na které lze otestovat připojení na databáze, vyčistit všechna data z databáze, inicializovat databázi, zobrazit aktuální konfigurační soubor. Po pravé stráně je zobrazeny návod k použití aplikace.



Obr. 27. Stránka konfigurování aplikaci

Po zvolení položky menu "Simulator model manager" se uživateli zobrazí stránka pro přidávání a editaci modelů simulátoru, viz Obr. 28. Na této stránce uživatel nastaví modely simulátorů a modely jejich motorů: maximální a minimální množství paliva v nádržích, zapnutí nebo vypnutí jednotlivých hodnot pro motory (různé motory posílají různá data) atp. Nastavení na této stránce ovlivňuje zobrazení jednotlivých indikátorů na palubní desce na stránce "View simulations". Pokud uživatel přidá na této stránce 4 motory, bude pak stránka "View simulations" zobrazovat informace o 4 motorech. Hodnoty "min, low, high, max" určují jakou barvou jsou označené úseky na indikátorech, zobrazujících tyto hodnoty (pokud máme nedostatek paliva v nádrži, zobrazíme to červenou barvou).



Obr. 28. Spravování modelů simulátorů v SM

Při pokusu uložení nevalidní konfigurace (například, když chybí nastavení maximálního množství paliva v nádržích), systém zobrazí chybovou hlášku s popisem vzniklého problému, viz Obr. 29. SM ověřuje zdá model simulátoru obsahuje nejméně jeden motor, zda pro všechny zapnuté vlastnosti modelu motoru jsou nastavené minimální, nízká, vysoká a maximální hodnota.

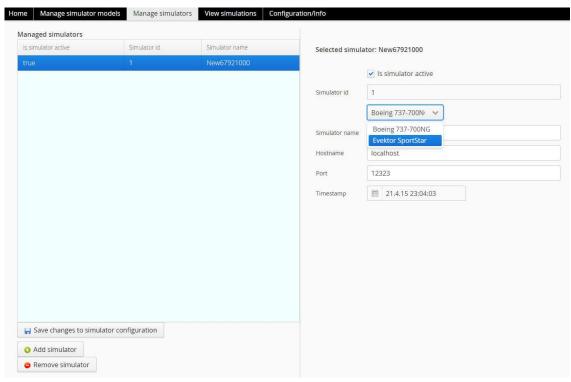


Obr. 29. Validace na stránce spravování modelů simulátorů v SM

Důležitým nastavením motoru na této stránce je "Engine id (AWCom)", které určuje kterému motoru posílanému přes AWCom odpovídá nakonfigurovány motor v SM. Například, pokud "Engine id (AWCom)" = 1, to znamená, že tento model simulátoru odpovídá 1. motoru, v simulátoru X-Plane. Vytvořené modely simulátorů jsou pak dostupné k výběru na stránce "Manage simulators".

Pro pochopení aplikace je důležité, že modely motorů, nastavené na této stránce, nemusí obsahovat všechny hodnoty, které posílá protokol AWCom. Je zapotřebí natavit jen ty hodnoty, které pak budou uživatele zajímat na panelu řízení letu. Doporučeným postupem je zapínat nejmenší možný počet hodnot pro každý motor, protože velký počet ukazatelů zatěžuje a zpomaluje vizualizace na panelu řízení letu. Vylepšení výkonu těchto ukazatelů je jedním z možných směrů vývoje aplikace.

Dále má uživatel možnost přejit na stránku "Manage simulators" (viz Obr. 30), kde se přidávají a edituji jednotlivé simulátory. Tady je potřeba nastavit IP adresu/název hostitele serveru, na kterém běží server AWCom¹ pro tento simulátor. Mezi další možnosti patří nastavení kterému modelu simulátoru odpovídá tento simulátor.



Obr. 30. Stránka pro spravování simulátorů v SM

Dále můžeme nastavit, zda je simulátor aktivní. Pokud simulátor je označený jako aktivní, SM se snaží průběžně (ve výchozím nastavení co 1000 ms, což můžeme změnit přes konfigurační soubor) připojovat k simulátoru, získávat data o simulacích, ukládat je do databáze. Pokud simulátor není označený jako aktivní, SM se nepřipojuje k simulátoru a neukládá data o simulaci do databáze.

29

¹ AWCom server většinou běží na stejném stroji jako simulátor. Pomocí AWCom serveru SM získává data o běžících simulacích. Detaily víz v kapitole o komunikačním systému AWCom

Při pokusu uložit data na stránce spravování simulátorů, SM ověří, zda se může připojit na uvedenou adresu. Pokud se SM nepodaří získat data z uvedené adresy, uživateli se zobrazí chybová hláška (viz Obr. 31).

Další věc, kterou SM ověřuje pří pokusu uložit data na stránce spravování simulátorů, je zda data posílána simulátorem odpovídají zvolenému modelu simulátoru. Pokud získaná data neodpovídají konfiguraci tohoto modelu (například model simulátoru v SM má nakonfigurované 3 palivové nádrže, ale získána ze simulátoru data svědčí o tom, že simulátor má jen 2 palivové nádrže), uživateli se zobrazí chybová hláška. Na Obr. 32 je znázorněná chybová hláška, kterou zobrazuje systém tehdy, když nakonfigurovány model simulátoru v SM neodpovídá datům, která posílá X-plane simulátor. Chybová hláška obsahuje informace o chybě a o tom jak problém opravit.

Connection error.
The selected simulator is not responding.
Check that hostname (IP address), port are set correctly.
Make sure that AWCom plugin is installed in XPlane

Obr. 31. Validace na stránce pro spravování simulátorů v SM – chyba komunikace

VIB on engine 0 needs to be disabled. Value from awcom: -1.0

VLT on engine 0 needs to be disabled. Value from awcom: -1.0

AMP on engine 0 needs to be disabled. Value from awcom: -1.0

PWP on engine 1 needs to be disabled. Value from awcom: -1.0

VLT on engine 1 needs to be disabled. Value from awcom: -1.0

VLT on engine 1 needs to be disabled. Value from awcom: -1.0

VLT on engine 1 needs to be disabled. Value from awcom: -1.0

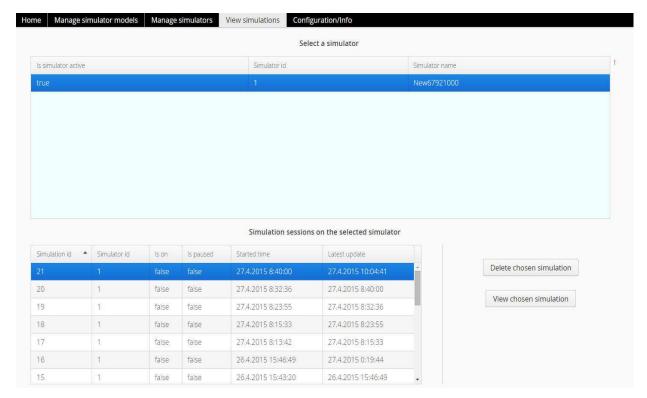
CFU needs to be disabled. Value from awcom: -1.0

CFU needs to be disabled. Value from awcom: -1.0

Obr. 32. Validace na stránce pro spravování simulátoru v SM - chyba konfigurace

Po dokončení nastavení simulátoru, má uživatel možnost přejit na stránku "View simulations" (viz Obr. 33). V tabulce nahoře je seznám simulátorů, v tabulce dole je seznam běžících nebo minulých simulací na zvoleném simulátoru. Po zvolení simulace uživatel může stisknout tlačítko "View chosen simulation" a přejít na panel řízení letu. Dále se zde nachází funkcionalita pro spravování simulace. Uživatel může:

- odmazávat simulace z databáze
- ukončovat právě běžící simulaci, což znamená, že data ze zvoleného simulátoru se již nebudou ukládat v databázi do této simulace, ale vytvoří se nová simulace, do které se nová data bude přidávat.



Obr. 33. Stránka pro výběr simulace: běžící nebo minulé

Po stisknutí tlačítka "View chosen simulation" se zobrazí panel řízení letu (viz Obr. 34). Na tomto panelu je zobrazeny PFD, výškový a rychlostní profil letu, stav řídicí páky, výchylek, klapek, brzd, podvozků, palivových nádrží, motorů. Nacházi se zde také mapa, na které je zobrazená dráha létu a současná poloha simulovaného letadla. Panel umožňuje zobrazovat probíhající simulace, a také přehrávat minulé simulace.

Pokud se v tuto chvíli zobrazuje právě probíhající simulace, data na tomto panelu se obnovuji co T *ms* (standardní hodnota T=300 *ms*, je to nastavitelný přes konfigurační soubor). Pokud uživatel obnoví stránku, například zmačknutím klávese F5, program načte data o této simulaci z databáze a na základě těchto dat nakreslí dráhu letu na mapě, nakreslí grafy výšky a rychlosti.

Pokud panel zobrazuje záznam ukončené simulace, klepnutím na časový bod na grafu výšky nebo rychlosti se všechny prvky na tomto panelu nastaví na hodnoty toho časového okamžiku, což poskytuje uživateli možnost zpětně si prohlížet a analyzovat ukončené simulace.

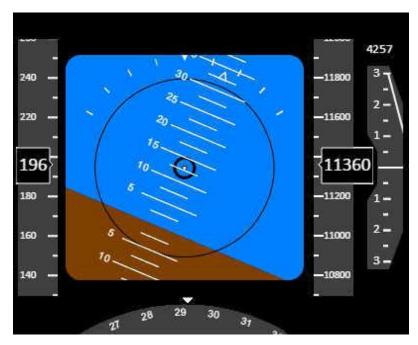


Obr. 34. Panel řízení letu

6.2.1 Panel řízení letu

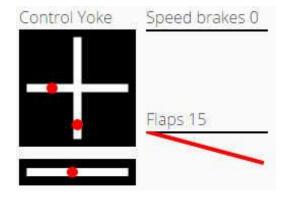
V předchozí kapitole byl krátce popsány panel řízení letu (viz Obr. 34). V této kapitole každý prvek tohoto panelu je popsán detailněji.

V levém horním rohu se nachází hlavní letový displej (PFD), viz obrázek Obr. 35. Tento displej je zjednodušenou podobou PFD použitého v Boeing 737. Význam hodnot na tomto displeji je stejný, jako v Boeing 737, viz kapitola 4.1.1.



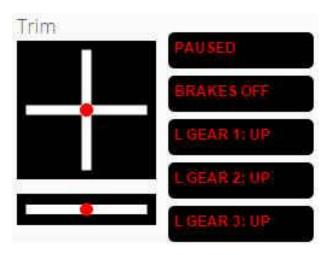
Obr. 35. Panel řízení letu – PFD

Po pravé stráně od PFD je zobrazená informace o stavu řídicí páky, směrovky, klapek a brzdících klapek (viz Obr. 36). Klapky se zobrazuji červenou barvou pokud jsou zapnuté a pokud je rychlost letadla vyšší, než maximální povolená rychlost na klapkách pro tento model letadla (tato rychlost je nastavitelná na stránce pro spravování modelů simulátorů).



Obr. 36. Panel řízení letu: směrovka, řídicí páka, klapky a vzdušná brzda

Kromě toho, po pravé stráně od PFD je informace o stavu výchylek směrového kormidla, výškovky, levého křidýlka, brzd, podvozků (viz Obr. 37). Také je zde zobrazeno, zda simulace v tuto chvíli běží nebo je pozastavená.



Obr. 37. Panel řízení letu: odchylky, pauza, brzdy, podvozky

Po pravé stráně od panelů letových instrumentů je umístěná mapa, zobrazující současnou polohu, směr a dráhu létu letadla (viz Obr. 38). Pokud panel řízení letu zobrazuje již minulou simulaci, vybrání časového bodu na výškovém nebo rychlostním grafu přesune obrázek letadla na mapě na tu pozici, ve které se letadlo nacházelo v konkretní okamžik času. Mapa byla vytvořená pomocí Google Maps API [33].



Obr. 38. Panel řízení létu: mapa [33]

Dole pod hlavním letovým displejem jsou umístěné grafy (viz Obr. 39), zobrazující výškový a rychlostní profil letu. Taky můžeme nastavit, aby na grafu byl zobrazen jen určitý časový úsek. Například, pokud by uživatel chtěl vědět, na jaké výšce se simulované letadlo nacházelo během posledních pěti minut, může to nastavit kliknutím na "5M" v levém horním rohu grafu nebo pomocí

přetahování myší začátku a konce časové osy do správné polohy. Pří klepnutí na bod na křivce na grafu se zobrazí okénko, obsahující výšku nebo rychlost simulovaného letounu v odpovídající časový okamžik.

Pokud panel řízení letu zobrazuje již minulou simulaci, zmačknutí časového bodu na výškovém nebo rychlostním grafu nastaví všechny letové instrumenty na hodnoty konkrétního časového okamžiku. Výškový a rychlostní profily letu byly vytvořené pomocí knihovny Highcharts [35].



Obr. 39. Panel řízení letu: výškový a rychlostní profil letu [35]

Dole pod grafy jsou umístěny ukazatele stavu paliva (viz Obr. 40), zobrazující množství palivá v levé, centrální a pravé nádrži². Na stránce spravování modelů simulátorů je možno nastavit kolik palivových nádrží letadlo má. Povinně je také potřeba nastavit minimální, nízký, vysoký a maximální objem paliva v nádržích, což pak ovlivní počet a vzhled ukazatelů, zobrazených na panelu řízení letu. Tabulka 1 popisuje závislost mezi nastavením minimální, nízké, vysoké a maximální hodnoty a barvou odpovídajícího úseku.

Rozmezí hodnot	Barva úseku na ukazateli stavu paliva
minimální - nízká	červená
nízká - vysoká	zelená
vysoká – maximální	žádná

Tabulka 1. Závislost mezí nastavením minimální, nízké, vysoké a maximální hodnoty a barvou odpovídajícího úseku ukazatelů stavu paliva

.

² Hodnoty -1, -2 jsou chybové stavy, které znamenají, že letadlo nebo komunikační protokol nepodporuje tyto hodnoty. Detailněji viz v kapitole o komunikačním systému AWCom

Fuel tanks



Obr. 40. Panel řízení letu: palivové nádrže [34]

Dole pod budíky s informací o palivových nádržích je zobrazen stav motorů letadel. Panel může obsahovat 1 až 8 motorů. Seznam všech parametrů a jednotky jsou uvedené v Příloze A. Na stránce spravování modelů simulátorů je možný nastavit, které parametry se zobrazí na této stránce. Pro zvolené parametry je potřeba nastavit minimální, nízkou, vysokou a maximální hodnotu, což pak ovlivní vzhled budíků. Tabulka 2 popisuje závislost mezi nastavením minimální, nízké, vysoké a maximální hodnoty a barvou odpovídajícího úseku.

Rozmezí hodnot	Barva úseku na ukazateli stavu motoru
minimální - nízká	žadná
nízká - vysoká	zelená
vysoká – maximální	červená

Tabulka 2. Závislost mezi nastavením minimální, nízké, vysoké a maximální hodnoty a barvou odpovídajícího úseku ukazatelů stavu motorů



Obr. 41. Panel řízení letu: motory [34]

6.3 Popis činnosti aplikace

Po spuštění simulace na některém simulátoru systém pro správu simulátorů (dále SM) přidává do databáze záznam o začátku simulace do tabulky *simulationinfo*. Po získávání dat, SM rozparsuje data a uloží je do databáze.

Systém pro správu simulátorů co T_1 ms (T_1 je nastavitelné přes konfigurační soubor), získává data ze simulátorů a uschovává data o současném stavu simulátorů v operační paměti. Když uživatel otevírá v prohlížeči panel řízení letu, SM tak nevolá odpovídající simulátor, ale používá data, již uložené v operační pamětí.

Taky, SM co T₂ ms (T₂ je nastavitelné), ukládá data ze simulátorů do databáze.

6.4 Protokol AWCom

AWCom je protokol vyvinutý v rámci skupiny Aeroworks, Mgr. Karolem Rydlem [41]. Protokol AWCom se používá jako rozhraní, pomocí kterého se dá přistupovat k simulátorům. Systém pro správu simulátoru získává data ze simulátoru pomocí tohoto protokolu. SM komunikuje z AWCom serverem přes TCP/IP sockety.

Pro získávání simulačních dat SM pošle příkaz "GET:DATA:END" AWCom serveru. AWCom server pak pošle odpověď ve formátu **klič**:hodnota.

Pro získávání informací o stavu motorů SM pošle příkaz "GET:ENGINE:END" AWCom serveru, který pak pošle odpověď ve formátu **Eiklič**:hodnota, kde i je pořadí motoru. Nejmenší možná hodnota i je 0, největší možná hodnota je 7, protože podporovaný počet motorů je 8.

Seznam klíčů, jejich význam a jednotky posílaných hodnot jsou uvedené v Příloze A.

6.5 Vylepšení výkonu aplikace

V této kapitole je popsáno jakými způsoby se vylepšoval výkon a plynulost animace systému pro správu simulátorů.

• Paralelní zpracování První implementace aplikace získávala a ukládala data ze všech simulátorů ve stejném vlákně. Ukázalo se, že v případech kdy byl některý ze simulátorů vypnutý, aplikace se výrazně zpomalila. Proto bylo rozhodnuto, že SM bude mít na obsluhování komunikace s každým simulátorem jedno vlákno. Po startu SM se zjistí podle databáze počet nakonfigurovaných simulátorů a vytvoří se odpovídající počet vláken. Pokud se některý simulátor smaže nebo přidá, změníme taky počet vláken. Ukázalo se, že po přidání vícera vláken výkon SM, jíž nebyl ovlivněn počtem simulátorů.

- Vylepšení komunikace mezi klientem a serverem. Framework Vaadin [30], který byl použit při vývoji aplikace, usnadňuje komunikace mezi klientskou (JavaScript) a serverovou (Java) částí aplikace. Usnadňuje ji natolik, že komunikaci programátor při použití AbstractJavaScriptComponent [42] vůbec nemusí řešit: stačí nadefinovat Java třídu, ve které se ukládá sdílený stav serverové a klientské části aplikace, Vaadin se pak postará o komunikaci: když se nějaká hodnota v objektu této třídy změní, Vaadin ten nový stav pošle buď klientovi, nebo serveru. Takový přístup občas není vhodný, hlavně v případě panelu řízení letu, kde probíhá vizualizace letu a data o stavu simulátoru se posílají poměrně často (výchozí nastavení co 1 vteřinu). V následujících případech byla komunikace mezi klientskou a serverovou části byla upravená:
- Data se posílají, jen pokud se něco změnilo. V původní implementaci SM server před nastavením dat do sdíleného stavu ověřoval, zda se nová data, obdržená ze simulátoru se liší od dat, které JavaScript klient již má. Pak, pokud se data lišila, SM server obnovoval sdílený stav. Problém toho přístupu byl v tom, že Vaadin posílá data nejen když server změní sdílený stav, ale i když serverová část aplikace *čte* data z třídy stavu (to jsem zjistil pomoci debugovacího nástroje Frameworku Vaadin, který zobrazuje jednotlivé zprávy obdržené klientem). Kvůli tomu se zbytečně posílalo velké množství dat, což výrazně ovlivňovalo výkonnost aplikace. Řešením bylo pro každou JavaScript komponentu naimplementovat jednoduchou třídu, která duplikuje sdílený stav. Ta třída se pak používá serverem pro ověření, jestli klientská část JavaScript komponenty má stejná data jako ta, co byla obdržená od simulátoru, nebo jestli má zastaralá data. Pokud zjistíme, že klientská část má neaktuální data, obnoví se sdílený stav v serverové části SM a Vaadin pak tyto data odešle.
- Kratší názvy proměnných. Bylo zjištěno, že Vaadin utrácel hodně času (přibližně 500 ms v původní implementaci) na parsování dat, posílaných serverem o stavu simulací, a že při zmenšení objemu posílaných dat bylo možné zmenšit čas potřebný pro zpracovávání dat několikanásobně pomocí použití kratších názvů proměnných ve sdíleném stavu.
- Vymazat data ze sdíleného stavu po přečtení. Další změnu, která byla nutná kvůli specifičnosti používaného frameworku Vaadin, bylo potřeba provést v komponentě pro zobrazování výškového a rychlostního profilů letu. Po prvním volání stránky na zobrazení běžící simulace SM získává data z databáze ohledně dráhy letu letounu, výšce a rychlosti letounu během letu a na základě těchto dat vytvoří rychlostní, výškový profily létu, nakreslí dráhu letu letadla na mapě. Data se nastavují do sdíleného stavu, který se automaticky přeposílá frameworkem Vaadin klientské části aplikace. Vzhledem k tomu, že data se ukládají do databáze skoro každou vteřinu a simulace občas běží hodiny, množství těch dat může byt poměrně veliké. V tom případě není vhodné, aby se tato data přeposílali přes síť tam a zpátky. Řešením bylo smazat na klientské stráně data o historii letu, výšky a rychlosti

- ze sdíleného stavu hned po jejích přečtení. Tím pádem se celá výšková a rychlostní historie letu posílají přes síť jen jednou.
- Nastavení použitého frameworku Vaadin do "production mode" [45]. Ve výchozím nastavení Vaadin používá "debug mode", který loguje hodně informaci do konzole prohlížeče, což zpomaluje běh aplikace.

6.6 Vylepšení animace

V první implementaci SM panel řízení letu měl frekvence přibližně 6 FPS, proto animace nebyla plynulá, navíc celá aplikace zatěžovala procesor a grafickou kartu uživatele. Proto byla provedená následující vylepšení:

- Místo použití jednoho HTML5 Canvasu, používáme 8 Canvasů, a když se nějaká hodnota změní, nepřekreslujeme celý panel řízení letu, ale jen jeho jednu část.
- Místo překreslování primárního letového displeje v každém snímku, prvně zjistíme, jestli se hodnoty úhlu klopení, klonění, výšky a rychlosti změnili, a SM překresluje odpovídající Canvas jen v tom případě, když se hodnota změnila na hodnotu > α. α je definovány zvlášť pro každý Canvas, protože různé prvky panelu řízení letu vyžadují různé míry přesnosti.
- V původní implementací se animace implementovala na nízké úrovní, kde se v SM počítalo, na kolik je potřeba v příštím kroku animace zvětšit animovanou hodnotu apod. Ukázalo se, že lepším řešením je používat pro animování knihovnu (v tomto případě byla použitá knihovna GreenSock [38]), která vyřeší některé věci za programátora. Knihovna se mimo jiné snaží o nejlepší frekvence obnovování obrazovky, ale pokud vysoká frekvence není možná, animace se nezpomalí ve snaze zobrazit všechny snímky s velkým zpožděním, ale místo toho bude ukazovat nejaktuálnější snímky. Tato knihovna je užitečná pro aproximace animovaných hodnot, vypočítání kroku animace (tzn. hodnoty, na kterou bude nastavený animovány prvek v dalším snímku).
- V původní implementaci byla snaha posílat data a obnovovat panel řízení letu co nejčastěji (co 300 ms), a ta data pak mezi sebou aproximovat. Ukázalo se ale, že když se data posílají příliš často, zatěžuje procesor uživatele a kvůli tomu animace není tak plynulá. Problém byl vyřešený tím, že data se posílají méně často (asi co 1s), a pak se aproximuji pro vytvoření plynulejší animace. V případě, když rychlejší odezva je pro uživatele důležitější než plynulá animace, dá se frekvence obnovení panelu řízení letu nastavit přes konfigurační soubor na menší hodnotu.
- V původní implementaci server posílal data o poloze letadla JavaScript klientovi se stejnou
 frekvenci, jako pro ostatní prvky panelu řízení letu. Ukázalo se, že v případě, když Google
 mapa obsahuje velký počet souřadnic letadla, to hodně zatěžuje tu komponentu, a celý panel

řízení letu je pak zpomalený. Řešením bylo přidávat nové souřadnice na mapu méně často (jednou za 6 vteřin je výchozím nastavení, což se dá změnit přes konfigurační soubor).

Výsledkem vylepšení, popsaných v této kapitole, bylo zvýšení FPS panelu řízení letu do přibližně 30 snímku za minutu, plynulejší animace, menší zatíženost procesoru a grafické karty uživatele.

7 Provedená testování

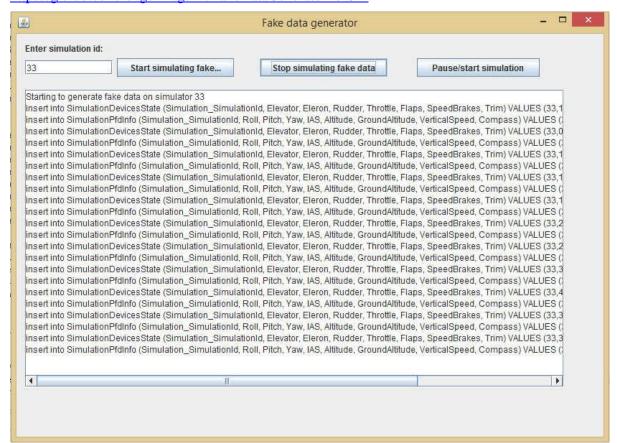
V této kapitole je popsaný jak se systém pro správu simulátorů testoval.

7.1.1 Testování pomocí generátoru falešných simulačních dat

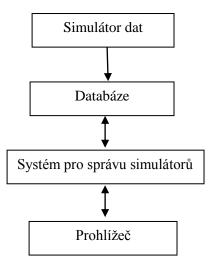
Na začátku vývoje SM aplikace nepodporovala získávání dat ze simulátorů, proto bylo zapotřebí vyvinout nějaký jednoduchý generátor simulačních dat. Taková aplikace byla naimplementovaná v programovacím jazyce Java pomocí knihoven AWT [43] a Swing [44]. Po spouštění aplikace jednou za vteřinu vygeneruje náhodná simulační data a uloží je do databáze. SM pak ty data použije na panelu řízení letu pro vizualizace simulaci. Na Obr. 42 je ukázka této aplikace. Na Obr. 43 je schéma propojení systému SM a generátoru dat.

Tento generátor falešných dat už se nepoužívá, protože SM získává data z X-Plane simulátorů napřímo.

Odkaz na zdrojový kód generátoru simulačních dat: https://github.com/levgenRagulin/FakeDataGeneratorForSM.



Obr. 42. Uživatelské rozhrání generátoru falešných simulačních dat



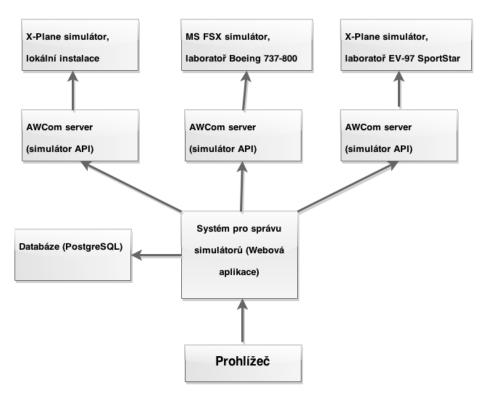
Obr. 43. Schéma propojení generátoru dat a SM

7.1.2 Testování pomocí lokální instalace X-Plane a v laboratoři SimStar

Během vývoje systém pro správu simulátorů se testoval pomocí lokální instalace X-Plane (byla použitá verze 9.01rc), která běží na stejném stroji jako SM, a prohlížeče Google Chrome. Dále byl SM testován v laboratoři SimStar na simulátorech letounů Evektor SportStar a Boeing 737 NG. Na Obr. 44 je uvedená schéma propojení SM a simulátorů.

SM byl otestován dobrovolníky, kteří poznamenali, že panel řízení letu je vhodný nejen pro vyhodnocování a analýzu letu, ale vzhledem k dostačujícímu množství informaci, může být použit pro vlastní řízení letadla. Navíc, v některých případech panel řízení letu SM poskytuje detailnější a srozumitelnější informace o letové situaci, než palubní deska v simulátoru X-Plane. Díky provedeným testováním se podařilo odhalit prvky uživatelského rozhrání, které byly matoucí pro uživatele. Také byly nalezené některé další defekty, které byly následně upraveny. Některá vylepšení provedená po testování:

- Zvětšení snímkové frekvence panelu řízení letu z 6 do 30 snímku za vteřinu.
- Přidání podpory češtiny při konfiguraci letadla.
- Přidání dialogových oken, upřesňujících, zda uživatel skutečně chce provést některé kritické činnosti, jako například mazání modelů simulátorů z databáze.



Obr. 44. Schéma propojení SM a simulátorů

8 Porovnání s existujícími systémy

V této kapitole je provedená analýza řešení, které poskytuji obdobnou funkcionalitu jako SM: Jediným nalezeným konkurentem je FSPS – Flight Simulator Manager [48].

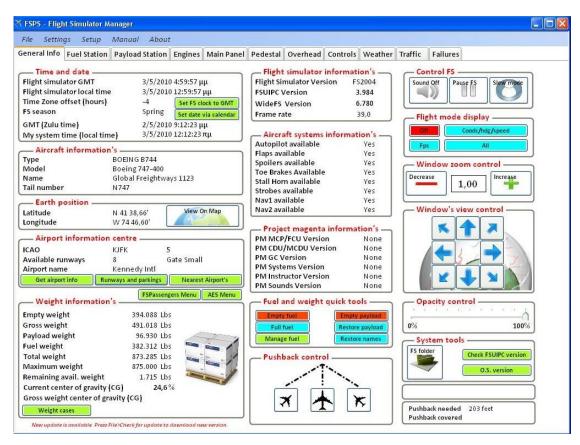
8.1.1 FSPS Flight Simulator Manager

FSPS Flight Simulator Manager [48] je systém, který se používá se simulátory Microsoft Flight Simulator. Je to desktopová aplikace, pomocí které se uživatel může připojit na běžící simulátor. V této aplikace se zobrazují informace o stavu motorů, palivových nádrži, stavu ovládacích prvků, poloze, simulovaném letounu, současném letišti, provozu, nastaveních autopilotu, letišti atd. Jinými slovy, tato aplikace poskytuje víc informací, než samotný panel řízení letu v simulátoru. Informace se v FSPS většinou zobrazuje v textové podobě. Kromě toho FSPS obsahuje funkci odesílání příkazů na simulátor.

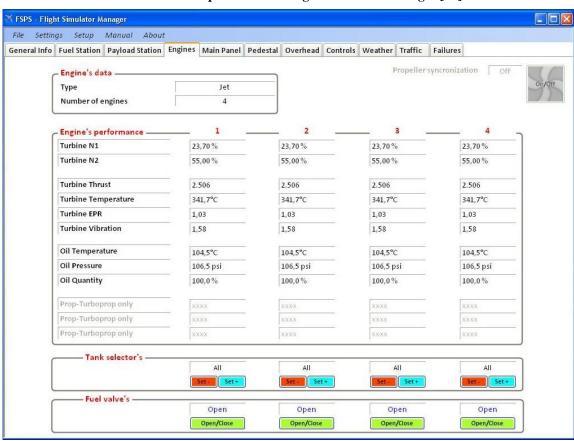
Flight Simulator Manager by mohl byt přeloženy do češtiny jako "správce simulátoru" (důležité tady je jednotné číslo na konci). Na rozdíl od vytvořeného systému v této diplomové práci, FSPS je pluginem, který rozšiřuje základní možnosti simulátoru a slouží jako pomůcka při letu pro pilota. SM, vytvořený v této práci slouží pro spravování simulátorů a simulačních dat.

Na Obr. 45 je zobrazený hlavní panel FSPS. Ten panel obsahuje informace o simulovaném letounu a jeho konfiguraci, vaze, letišti.

Dalším rozdílem FSPS a SM je to, že data, poskytnuté FSPS jsou vyčerpávající, ale jsou zobrazená v textové podobě. Namísto toho SM data vizualizuje, pomocí 2D animace. Na Obr. 46 je vidět panel motorů v FSPS. Pro porovnání, panel motorů v SM je na Obr. 41.



Obr. 45. Hlavní panel v FSPS Flight Simulator Manager [47]



Obr. 46. Panel motorů v FSPS Flight Simulator Manager [47]

Tabulka 3 obsahuje shrnutí porovnání Systému pro správu simulátoru, vytvořeného v této prací a FSPS.

	SM (Systém pro správu	FSPS Flight Simulator
	simulátorů)	Manager [48]
Podporované simulátory	X-Plane, FXS. Podle podpory	Microfost Flight Simulator
	AWCom	
Architektura	Klient-serverová aplikace,	Desktopová aplikace
	klient používá prohlížeč	
Podporované operační systémy	Windows, Linux, Android	Windows
	(částečně)	
Účel	Spravování simulátorů,	Poskytování dodatečných
	simulačních dat, poskytování	informaci o probíhající
	možnosti ukládat a zpětně	simulaci, rozšíření funkcionality
	analyzovat minulé simulace	letového simulátoru
Poskytované informace ze	Stav motorů, palivových	Stav motorů, palivových nádrži,
simulátoru	nádrži, stav ovládacích prvků,	stav ovládacích prvků,
	informace o poloze, rychlosti,	informace o poloze, rychlosti,
	nadmořské výšce	nadmořské výšce simulovaného
	simulovaného letounu	letounu, o simulovaném
		letounu, současném letišti,
		provozu, nastaveních
		autopilotu, letišti
Poskytuje možnost odesílání	Ne	Ano
příkazů na simulátor		
Poskytuje možnost ukládat	Ano	Ne
záznam simulace do databáze		
Poskytuje možnost přehrávat	Ano	Ne
minulé simulace		
Vizualizace letových dat	Ano. Animovaný primární	Ne
	letový displej, ukazatele stavu	
	paliva, motorů, ovládací prvky	
	Tabulka 2 Danavnání SM a ESDS	

Tabulka 3. Porovnání SM a FSPS

9 Možnosti budoucího rozšíření

V této kapitole jsou popsané možné směry budoucího vývoje systému pro správu simulátorů:

- Přidání možnosti odesílání příkazů na simulátor. Jedním z možných způsobů použití SM je při výuce budoucích pilotů. SM by byl použit instruktorem, který by při pomoci SM mohl vzdáleně sledovat průběh simulovaného letu. Možnost odesílání příkazů by v tom případě byla užitečná pro nastavení parametrů simulace pro připravení vhodné simulační situace. Příklady možných příkazů, které by se mohli odesílat na simulátor: nastavení počasí, změna množství paliva, přesunutí letadla na zadanou pozici, nastavení poškození letadla (např., nefungující motor), změna modelu letadla.
- Plynulejší animace primárního letového displeje. I když animace je dostatečně plynulá v současné verzi aplikace, pořád je prostor pro vylepšení.
- Vylepšení přehrávače záznamu již proběhlé simulace. V současnou chvíli přehrávač záznamu funguje tak, že na panelu řízení letu v SM uživatel klepne na některý bod na výškovém nebo rychlostním profilu letu a tím se stav panelu řízení letu nastaví na data, odpovídající tomuto časovému okamžiku. Možným vylepšením by bylo přidávání tlačítek "start" a "pause". Po klepnutí na start, by SM průběžně (jednou za n vteřin) načítal data z databáze a zobrazoval je na panelu řízení letu. Po klepnutí na "pause" přehrávaní záznamu letu by se vše pozastavilo.
- Vylepšení výkonu ukazatelů stavu paliva a motorů. Panel řízení letu teoretický může obsahovat až 144 ukazatelů stavu motorů (18 pro každý motor, celkem může mít simulátor až 8 motorů), což je velké množství při ohledu na to, že data se na těchto ukazatelích obnovuji jednou za vteřinu. Pokud je ukazatelů hodně, aplikaci to zatěžuje a zpomaluje. Animace je pak méně plynulá, proto je výkon těch ukazatelů kritický pro aplikaci. Jedním z možných způsobu vylepšení výkonu indikátorů je cachování dat na klientské stráně (JavaScript) a překreslování ukazatelů jen v případě kdy nová hodnota je podstatně větší (menší), než nacachována hodnota.
- Vylepšení rozložení prvků na panelu řízení letu. V současné době se všechny ukazatele stavu motorů na panelu řízení letu nachází vedle sebe. Přívětivější pro uživatele by bylo, kdyby tyto ukazatele byly rozdělené do podskupin: výkon, teploty, elektrika.
- Rozšíření možnosti pro spravování letových dat. Tato práce byla více zaměřena na vizualizaci letových dat, než na jejích spravování, i když některé základní možnosti spravování dat poskytuje také: uživatel může najít libovolnou simulaci v historii simulací a pomocí přehrávače simulací ji přehrát. V případě, že na jednom simulátoru za den proběhne 10 simulací, budeme mít za rok na tomto simulátoru přes 3000 simulaci. Najít určitou simulaci pak může byt docela obtížné, proto by byly užitečné možnosti nastavování názvu pro určitou simulaci ("pilot Petr Švejk letí přes Atlantik"). Dále vyhledávání a filtrování simulace podle doby trvání, času začátku a konce či názvu. Také by byla užitečná možnost provedení skupinových operaci nad

simulacemi, například: "smazat všechny simulace, proběhlé v dubnu 2015". Dalším možným vylepšením v tomto směru by bylo přidání automatických skriptů, které by na základě některých nastavení průběžně mazali určitá data z databáze (například, simulace, kde doba trvání je méně než 5 vteřin).

- Přidání lepší podpory pro mobilní zařízení a jiné prohlížeče, než Chrome. V tuto chvíli SM funguje v prohlížečích Chrome a Chromium. V prohlížeči Firefox a na mobilních zařízeních Android aplikace sice funguje, ale panel řízení letu je zpomalený.
- V současnou chvíli SM podporuje simulátory X-Plane [28] a Microsoft Flight Simulator. Jedním
 z možných směrů budoucího vývoje je přidání podpory pro další simulátory, jako například:
 Flight Gear.
- Vylepšení rychlosti komunikace mezi klientskou a serverovou časti aplikace. V současnou chvíli
 klientská strana SM komunikuje z Vaadin serverem přes protokol HTTP. Z ohledu na obsah a
 frekvence odesílaní zpráv vhodným by bylo analyzovat možnost použití novější technologii
 WebSocket, která poskytuje možnost rychlejšího odesílání zpráv [46].

10 Závěr

Vytvořený systém pro správu simulátorů letadel umožňuje instruktorovi či operátorovi v reálném čase sledovat přes webový prohlížeč stav simulátorů a vyhodnocovat dovednosti pilotů. Dále je umožněno:

- Přidávat, mazat, editovat údaje o modelech letadel (např. Boeing 737, Airbus 320 apod.),
 modelech motorů a simulátorech.
- Zobrazovat a vizualizovat probíhající simulace na simulátorech X-Plane ve webovém
 prohlížeči. Vytvořený panel řízení letu vizualizuje současný stav letových přístrojů, motorů,
 palivových nádrží, zobrazuje dráhu pohybu simulovaného letounu na mapě, vytváří výškový
 a rychlostní profily letu v reálném čase.
- Ukládat informace o probíhajících simulacích do databáze. To uživatelům nabízí možnost nejen vidět současné lety, ale taky ty minulé pro zpětnou analýzu a vyhodnocení.
- Spravovat letová data.

V kapitole 9 jsou popsané možnosti budoucího rozšíření systému.

Literatura

- [1] ALLERTON, David. *Principles of flight simulation*. Chichester, U.K.: Wiley, 2009, xx, 471 p. Aerospace series (Chichester (England)). ISBN 04-707-5436-2.
- [2] JUKES, Malcolm. *Aircraft display systems*. Reston: AIAA, c2004, xxi, 338 s. ISBN 15-634-7657-6.
- [3] AERO: Vertical situation display for improved flight safety and reduced operating costs [online]. ColorGraphics, 2002 [cit. 2014-01-11]. Dostupné z: http://www.boeing.com/commercial/aeromagazine/aero 20/vsd_story.html
- [4] SPITZER, Cary R. *The avionics handbook*. Boca Raton: CRC Press, c2001, 1 v. (various pagings). ISBN 08-493-8348-X.
- [5] NASA. *No More Flying Blind* [online]. 2005 [cit. 2014-01-11]. Dostupné z: http://www.nasa.gov/vision/earth/improvingflight/svs_reno.html
- [6] THE BOEING COMPANY. 737 Flight Crew Operations Manual [online]. 2005 [cit. 2014-01-
- 14]. Dostupné z: http://www.smartcockpit.com/plane/BOEING/B737NG.html
- [7] BRADY, Chris. NG Flight Instruments. In: *THE BOEING 737 TECHNICAL SITE* [online]. 1999 [cit. 2014-01-14]. Dostupné z: http://www.b737.org.uk/flightinsts.htm
- [8] KAN, OLATHE. Garmin® G1000® Certified for Cessna CitationJet. In: *Garmin: blogs* [online]. 2010 [cit. 2014-01-14]. Dostupné z: http://garmin.blogs.com/pr/2010/07/garmin-g1000-certified-for-cessna-citationjet.html
- [9] GARMIN. Garmin [online]. 2014 [cit. 2014-01-14]. Dostupné z: http://www.garmin.com/en-US
- [10] Garmin G1000. In: *Wikipedia: the free encyclopedia* [online]. San Francisco (CA): Wikimedia Foundation, 2001- [cit. 2014-01-14]. Dostupné z: http://en.wikipedia.org/wiki/Garmin_G1000
- [11] TL-6624 EFIS & EMS INTEGRA. *Avionics&Pilot supplies* [online]. 2014 [cit. 2014-01-14]. Dostupné z: http://www.aeroshop.eu/efis-ems-integra-tl-6624.html
- [12] EFIS & EMS INTEGRA TL-6624. *TLELECTRONIC* [online]. 2014 [cit. 2014-01-14]. Dostupné z: http://www2.tl-elektronic.cz/
- [13] Flightsimulator. *Flightsimulator* [online]. 2004 [cit. 2014-01-14]. Dostupné z: http://www.petershemsida.net/flightpage1.html
- [14] SportStar RTC. Technická data. *Evektor aerotechnik* [online]. 2014 [cit. 2014-01-15]. Dostupné z: http://www.evektoraircraft.com/cs/letadla/sportstar-rtc/technicka-data
- [15] 737-800 Technical Charachteristics. *Boeing* [online]. 2014 [cit. 2014-01-15]. Dostupné z: http://www.boeing.com/boeing/commercial/737family/pf/pf_800tech.page
- [16] ATR 42 FULL FLIGHT SIMULATOR. BalticAviationAcademy [online]. 2014 [cit. 2014-01-
- 15]. Dostupné z: http://www.balticaa.com/en/facilities-and-services/full-flight-simulators-ffs/atr-42---full-flight-simulator/
- [17] AeroWorks. *AeroWorks* [online]. 2014 [cit. 2014-01-15]. Dostupné z: http://merlin.fit.vutbr.cz/AeroWorks/
- [18] Electronic flight instrument system. In: *Wikipedia: the free encyclopedia* [online]. San Francisco (CA): Wikimedia Foundation, 2001- [cit. 2014-01-15]. Dostupné z: http://en.wikipedia.org/wiki/Electronic flight instrument system
- [19] Aircraft D-ERTC Photo. *Airport-data.com* [online]. 2004- [cit. 2014-01-15]. Dostupné z: http://www.airport-data.com/aircraft/photo/000761964.html
- [20] 777 Navigation Display: by jerome meriweather. *Jerome Meriweather* [online]. 2014 [cit. 2014-01-16]. Dostupné z: http://www.meriweather.com/flightdeck/777/fwd/nd.html
- [21] AEROWORKS, VUT-FIT. Foto simulátorů Boeing 737 NG a EV-97 SportStar.

- [22] *B737 NG Fuel System*. 2013. B737 NG Fuel System [online]. International Aviation Theory Centre [cit. 2015-05-11]. B 737 NG Ground School. Dostupné z: http://www.slideshare.net/theoryce/b737-ng-fuel-system-20650855
- [23] *Boeing 737-800*. Flugzeuginfo [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: http://www.flugzeuginfo.net/acdata_php/acdata_7378_en.php
- [24] *BOEING 737*. U.S. Division Academy [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: http://ivaous.org/academy/index.php/pilotmenu/atp-airline-transport-pilot/boeing-737-800
- [25] *Boeing 737 limitations*. BRADY, Chris. Boeing 737 Technical Site [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: http://www.b737.org.uk/limitations.htm
- [26] *Boeing 737 Technical Specifications* [online]. BRADY, Chris. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: http://www.b737.org.uk/techspecsdetailed.htm
- [27] Boeing 737 Centre Instrument Panel. BRADY, Chris. *Boeing 737 Technical Site* [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: http://www.b737.org.uk/panelcentreinst.htm
- [28] *X-Plane 10 Global. The World's Most Advanced Flight Simulator* [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: http://www.x-plane.com/
- [29] Java 8 Central. *Oracle* [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: http://www.oracle.com/technetwork/java/javase/overview/java8-2100321.html
- [30] *Vaadin user interface components for business apps* [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: https://vaadin.com/home
- [31] Apache Tomcat [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: http://tomcat.apache.org/
- [32] PostgreSQL [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: http://www.postgresql.org/
- [33] Google Maps API [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: https://developers.google.com/maps/
- [34] Google Charts [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: https://developers.google.com/chart/
- [35] *Interactive JavaScript charts for your webpage* [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: http://www.highcharts.com/
- [36] GitHub [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: https://github.com/
- [37] *JIRA Issue & Project Tracking Software* [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: https://www.atlassian.com/software/jira
- [38] *GreenSock | GSAP: The new standard for HTML5 animation* [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: http://greensock.com/
- [39] *Database Management Software Tools: DbVisualizer* [online]. [cit. 2015-05-11]. Dostupné z: https://www.dbvis.com/
- [40] EVEKTOR AEROTECHNIK, A.S. 2009. Aircraft Operating Instructions for SportStar light sport aircraft [online]. Kunovice [cit. 2015-05-11]. Dostupné také z: http://www.aerodynamicaviation.com/documents/Evektor%20Sportstar%20Max%20POH.pdf
- [41] RYDLO, Karol. 2012. *Vizualizace vzdušného prostoru ve 3D*. Brno. Diplomová práce. Masaryková univerzita.
- [42] AbstractJavaScriptComponent Vaadin documentation. 2014. *Vaadin 7.4.1 API* [online]. [cit. 2015-05-12]. Dostupné z:
- https://vaadin.com/api/7.4.1/com/vaadin/ui/AbstractJavaScriptComponent.html
- [43] Package java.awt. JavaTM Platform, Standard Edition 7 API Specification [online]. [cit. 2015-05-
- 18]. Dostupné z: http://docs.oracle.com/javase/7/docs/api/java/awt/package-summary.html
- [44] Trail: Creating a GUI With JFC/Swing. *The Java*TM *Tutorials* [online]. [cit. 2015-05-18]. Dostupné z: http://docs.oracle.com/javase/tutorial/uiswing/
- [45] 11.3. Debug Mode and Window. *Book of Vaadin* 7 [online]. [cit. 2015-05-21]. Dostupné z: https://vaadin.com/book/vaadin7/-/page/advanced.debug.html
- [46] SOCKET.IO IS OPEN-SOURCE (MIT). *Socket.IO* [online]. [cit. 2015-05-21]. Dostupné z: http://socket.io/

- [47] FSPS FLIGHT SIMULATOR MANAGER. *SimMarket* [online]. [cit. 2015-05-21]. Dostupné z: http://secure.simmarket.com/fsps-flight-simulator-manager-%28en 4845%29.phtml
- [48] Flight Simulator Manager. FSPS: Flight Simulator add-on software [online]. [cit. 2015-05-21]. Dostupné z: http://www.thefsps.com/freeware/31-fsps-flight-simulator-manager.html?search_query=fsps&results=25
- [49] Power Plant. *The Boeing 737 Technical Site* [online]. [cit. 2015-05-24]. Dostupné z: http://www.b737.org.uk/powerplant.htm

Příloha A – komunikační protocol a posíláne veličiny

Táto příloha popisuje komunikační protokol AWCom [41], použitý pro komunikace ze simulátory.

Zkrátka	Jednotka	Název anglický	Název český	Doplňující popis
LON	0	Longtitude	Zeměpisná délka	
LAT	0	Latitude	Zeměpisná šířka	
PIT	0	Pitch angle	Úhel klopení	
BAN	0	Bank angle	Úhel klonění	
HEA	0	Heading	Kurz magnetický	
ALTS	m	Altitude standard	Výška	
GAL	m	Ground altitude	Výška země	
IAS	m/s	Indicated airspeed	Indikovaná	
			rychlost	
TAS	m/s	True airspeed	Skutečná	
			dopředná rychlost	
VS_	ft/min	Vertical speed	Vertikální	
			rychlost	
DTR	0	Rudder trim	Výchylka	
			směrového	
			kormidla	
DTE	0	Elevator trim	Výchylka	
			výškovky	
DTA	0	Aileron trim	Výchylka	
			křidýlka	
CR_	0	Rudder angle	Úhel směrového	
			kormidla	
CA_	0	Aileron angle	Úhel křidýlka	
CE_	0	Elevator angle	Úhel výškovky	
TT_		True track	Skutečný kurz	
FLP	0	Flaps angle	Úhel klapek	
SBRK	0	Speed brakes	Úhel	
			aerodynamických	

			brzd	
BRK	0, 1	Brakes	Brzdy	0 – není zabrzděný 1 – je zabrzděný
LG_1	-1, 0, 1, 2	Landing gear 1	Podvozek 1	0 – nahoře 1 – v pohybu 2 – dole -1 – není podporovan
LG_2	-1, 0, 1, 2	Landing gear 2	Podvozek 2	Stejně, jako u LG_1
LG_3	-1, 0, 1, 2	Landing gear 3	Podvozek 3	Stejně, jako u LG_1
SSPD	0, 1	Is on pause	Zda je na pauze	0 – simulator je pozastaven 1 – simulator běží
		ždá hodnota se posí PM, posílány klíč vy		
RPM	rev/min	Revolutions Per Minute	Otáčky motoru	
PWR	Watt	Power	Výkon motoru	
PWP	%	Power in Percents	Výkon motoru v procentech	
MP	Pa	Manifold Pressure	Plnící tlak	
EGT1	°C	Exhaust Gas Temperature 1	Teplota výfukových plynů 1	
EGT2	°C	Exchaust Gas Temperature 2	Teplota výfukových plynů 2	
CHT1	°C	Cylinder Head Temperature 1	Teplota hlav válců	
CHT2	°C	Cylinder Head Temperature 2	Teplota hlav válců	
EST	°C	Engine Suction	Teplota sání	

		Temperature	motoru
FF	l/hour	Fuel Flow	Průtok paliva
FP	Pa	Fuel Pressure	Tlak paliva
OP	Pa	Oil Pressure	Tlak oleje
ОТ	°C	Oil Temperature	Teplota oleje
N1	%	RPM in percents	RPM v
			procentech
N2	%	RPM in percents	RPM v
			procentech
VIB		Vibration	Vibrace
VLT	V	Voltage	Napětí
AMP	A	Amperage	Proud
LFU	1	Left fuel tank	Levá pálivá nádrž
RFU	1	Right fuel tank	Pravá palivá
			nádrž
CFU	1	Central fuel tank	Prostřední palivá
			nádrž

Příloha B. Příručka pro použití systému pro správu simulátorů

V této příloze je popsány jak systém pro správu simulátorů se spouští, překládá.

Spouštění systému pro správu simulátorů

Předpoklad: je potřeba mít nainstalovány X-Plane s pluginem AWCom. Stroj z X-Plane simulátorem má byt přístupný buď přes Internet nebo se nacházet ve stejné síti z SM. Aplikace potřebuje mít přístup na Internet pro funkčnost map a budíků, protože obojí používají Google API.

- 1. Stáhněte si soubor SimulatorManager.war z GitHubu anebo jej naleznete na dodaném CD, který je součásti této práce, ve složce "deployable".
 - https://github.com/IevgenRagulin/SimulatorManager/tree/master/deployable.
- 2. Nainstalujte Java Runtime Environment verze 8. http://www.oracle.com/technetwork/java/javase/downloads/jre8-downloads-2133155.html
- Nainstalujte si Apache Tomcat 8.0. https://tomcat.apache.org/download-80.cgi
- 4. Změňte soubor tomcat_instalation_directory/conf/tomcat-users.xml. Je potřeba přidat do souboru tyto řádky:

```
<role rolename="manager"/>
<user password="user" roles="manager" username="user"/>
```

Místo "user" je potřeba uvést přihlašovací jméno a heslo, které byste chtěli používat pro přihlášení do aplikace.

- Nainstalujte databázový systém PostgreSQL 9.3, nastartujte databázový systém. Nejlepší pro výkon by bylo, pokud by databázový systém běžel na stejném stroji nebo alespoň ve stejné síti z SM.
 - http://www.enterprisedb.com/products-services-training/pgdownload#windows
- 6. Vytvořte databázi v PostgreSQL. Pokud chcete, aby systém podporoval češtinu, je potřeba, aby kolace databáze byla UTF8 nebo jiná, která podporuje češtinu.
- 7. Otevřte soubor

SimulatorManager.war/WebContent/WEB-INF/simulatorManager.prop.

- Nastavte db_url na URL, které odpovídá vaší instalaci databáze. Například jdbc:postgresql://localhost/postgres (postgres je tady je název vaší databáze)
- Nastavte db_username a db_pasword, což jsou uživatelské jméno a heslo pro přístup k databázi.

- 8. Spust'te Apache Tomcat 8.0.
- 9. Překopírujte soubor SimulatorManager.war, stahnutý v prvním kroku, do složky tomcat installation directory/wtpwebapps.
- 10. Otevřte stránku http://localhost:8080/SimulatorManager/ ve vašem prohlížeči. Doporučenými prohlížeči jsou Chrome a Chromium. Ve Firefoxu aplikace sice funguje, ale panel řízení letu je subjektivně pomalý.
- 11. Zadejte uživatelské jméno a heslo, které jste přidali do souboru tomcat-users.xml.

Editování konfigurace aplikace

Konfigurační soubor aplikace se nachází na této cestě:

SimulatorManager.war/WebContent/WEB-INF/simulatorManager.prop

V tomto souboru se nastavují přihlašovací údaje pro databáze, frekvence, ze kterou SM získává data ze simulátorů, ukládá data do databáze, obnovuje uživatelské rozhraní, výchozí hodnoty pro nové modely simulátorů, motorů apod.

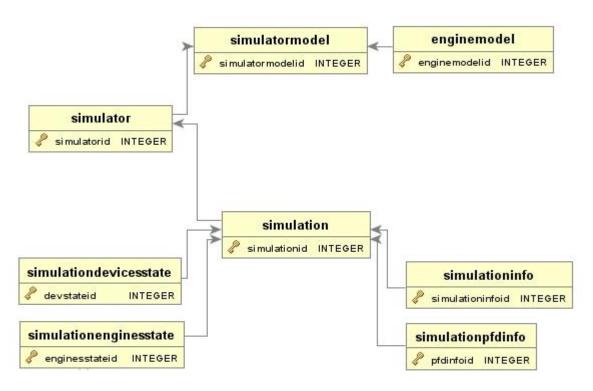
Překlad kódu systému pro správu simulátorů

Překlad kódu je potřebný jen v tom případě, pokud sami chcete něco změnit v kódu aplikace. Pokud nechcete nic měnit, stačí používat již přeloženou verzi aplikaci. Pro překlad aplikaci je potřeba:

- 1. Nainstalovat si Java Runtime Environment 8.
- 2. Nainstalovat si Eclipse 4.4.0.
- 3. Nainstalovat do Eclipse plugin Vaadin.
- 4. Stáhnout zdrojové kody z GitHubu https://github.com/levgenRagulin/SimulatorManager
- 5. Naimportovat si projekt do Eclipse.
- 6. Pomoci buildovacího nástroje Ivy, který je součastí již nainstalovaného Eclipse pluginu Vaadin, stáhnout všechny potřebné závislosti pro projekt.
- 7. Přeložit WidgetSet/Theme aplikace v Eclipse pomocí Vaadin pluginu.
- 8. Spust'tit aplikaci na Tomcat Serveru.

Příloha C. Databázový model systému pro správu simulátorů

V této příloze jsou materiály k popisu databázového modelu, používaného systémem pro správu simulátorů. SM používá databázový systém PostgreSQL 9.3 pro ukládání modelů letadel, modelů motorů, konfiguraci simulátorů, informací o proběhlých simulacích. Popis databázového modelu je v kapitole 6.1.3, tady jsou jen materiály k tomu popisu.



Obr. 47. Databázový model systému pro správu simulátorů

simulatormodel		
simulatormodelid	INTEGER	
simulatormodelname	CHARACTER VARYING(255)	
minspeed	INTEGER	
maxspeed	INTEGER	
maxspeedonflaps	INTEGER	
minspeedonflaps	INTEGER	
hasgears	BOOLEAN	
numberoflandinggears	INTEGER	
lfu	BOOLEAN	
minlfu	REAL	
lowlfu	REAL	
highlfu	REAL	
maxlfu	REAL	
cfu	BOOLEAN	
mincfu	REAL	
lowcfu	REAL	
highcfu	REAL	
maxcfu	REAL	
rfu	BOOLEAN	
minrfu	REAL	
lowrfu	REAL	
highrfu	REAL	
maxrfu	REAL	
timestamp	TIMESTAMP(6) WITHOUT TIME ZONE	

Obr. 48. Databázová tabulka simulatormodel

		est	BOOLEAN
		minest	REAL
		lowest	REAL
		highest	REAL
	enginemodel	maxest	REAL
enginemodelid	INTEGER	ff_	BOOLEAN
simulatormodelid		minff	REAL
enginemodelorde		lowff	REAL
rpm	BOOLEAN	highff	REAL
minrpm	REAL	maxff	REAL
		fp_	BOOLEAN
lowrpm	REAL REAL	minfp	REAL
highrpm		lowfp	REAL
maxrpm	REAL	highfp	REAL
pwr	BOOLEAN	maxfp	REAL
minpwr	REAL	op_	BOOLEAN
lowpwr	REAL	minop	REAL
highpwr	REAL	lowop	REAL
maxpwr	REAL	highop	REAL
pwp	BOOLEAN	тахор	REAL
lowpwp	REAL		BOOLEAN
highpwp	REAL	ot_	
minpwp	REAL	minot	REAL
maxpwp	REAL	lowot	REAL
mp_	BOOLEAN	highot	REAL
minmp	REAL	maxot	REAL
lowmp	REAL	n1_	BOOLEAN
highmp	REAL	minn1	REAL
maxmp	REAL	lown1	REAL
et1	BOOLEAN	highn1	REAL
minet1	REAL	maxn1	REAL
lowet1	REAL	n2_	BOOLEAN
highet1	REAL	minn2	REAL
maxet1	REAL	lown2	REAL
et2	BOOLEAN	highn2	REAL
minet2	REAL	maxn2	REAL
lowet2	REAL	vib	BOOLEAN
highet2	REAL	minvib	REAL
maxet2	REAL	lowvib	REAL
ct1	BOOLEAN	highvib	REAL
minct1	REAL	maxvib	REAL
lowct1	REAL	vlt	BOOLEAN
highct1	REAL	minvlt	REAL
maxct1	REAL	lowvit	REAL
ct2	BOOLEAN	highvlt	REAL
minct2	REAL	maxvlt	REAL
lowct2	REAL	amp	BOOLEAN
highct2	REAL	minamp	REAL
maxct2	REAL	lowamp	REAL
	2377.577	highamp	REAL
		maxamp	REAL
		timestamp	TIMESTAMP(6) WITHOUT TIME ZON

Obr. 49. Databázová tabulka enginemodel

		simulator
8	simulatorid	INTEGER
	simulatormodelid	INTEGER
	simulatorname	CHARACTER VARYING(255)
	hostname	CHARACTER VARYING(255)
	port	INTEGER
	active	BOOLEAN
	timestamp	TIMESTAMP(6) WITHOUT TIME ZONE

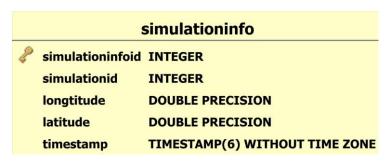
Obr. 50. Databázová tabulka simulator

	simulation		
2	simulationid	INTEGER	
	simulatorid	INTEGER	
	issimulationon	BOOLEAN	
	issimulationpaused	BOOLEAN	
	simulationstartedtin	eTIMESTAMP(6) WITHOUT TIME ZONE	
	latestupdatetime	TIMESTAMP(6) WITHOUT TIME ZONE	
	timestamp	TIMESTAMP(6) WITHOUT TIME ZONE	

Obr. 51. Databázová tabulka simulation

	simulati	onenginesstate
2	simulationenginesstateid	
	simulationid	INTEGER
	engines_num	INTEGER
	rpm	REAL[]
	pwr	REAL[]
	pwp	REAL[]
	mp_	REAL[]
	et1	REAL[]
	et2	REAL[]
	ct1	REAL[]
	ct2	REAL[]
	est	REAL[]
	ff_	REAL[]
	fp_	REAL[]
	op_	REAL[]
	ot_	REAL[]
	n1_	REAL[]
	n2_	REAL[]
	vib	REAL[]
	vit	REAL[]
	amp	REAL[]
	timestamp	TIMESTAMP(6) WITHOUT TIME ZONE

Obr. 52. Databázová tabulka simulationenginesstate



Obr. 53. Databázová tabulka simulationinfo

simulationdevicesstate		
simulationdevicesstateid	INTEGER	
simulationid	INTEGER	
elevator	DOUBLE PRECISION	
eleron	DOUBLE PRECISION	
rudder	DOUBLE PRECISION	
throttle	DOUBLE PRECISION	
flaps	DOUBLE PRECISION	
speedbrakes	DOUBLE PRECISION	
brakes	BOOLEAN	
issimulationpaused	BOOLEAN	
elevatortrim	DOUBLE PRECISION	
ailerontrim	DOUBLE PRECISION	
ruddertrim	DOUBLE PRECISION	
landinggear_1	INTEGER	
landinggear_2	INTEGER	
landinggear_3	INTEGER	
lfu	REAL	
rfu	REAL	
cfu	REAL	
timestamp	TIMESTAMP(6) WITHOUT TIME ZONE	

Obr. 54. Databázová tabulka simulationdevicesstate

simulationpfdinfo			
simulationpfdinfoid	INTEGER		
simulationid	INTEGER		
roll	DOUBLE PRECISION		
pitch	DOUBLE PRECISION		
heading	DOUBLE PRECISION		
truecourse	DOUBLE PRECISION		
ias	DOUBLE PRECISION		
altitude	DOUBLE PRECISION		
groundaltitude	DOUBLE PRECISION		
verticalspeed	DOUBLE PRECISION		
timestamp	TIMESTAMP(6) WITHOUT TIME ZONE		

Obr. 55. Databázová tabulka simulationpfdinfo

Příloha D. Parametry simulovaných letounů

Data, uvedené v této příloze, se používají pro konfigurování modelu simulátoru v SM.

Parametry letounu EV-97 Sportstar RTC

Následující data jsou převzata z [14], [40]

Objem palivových nádrží	1201
Nepřekročitelná rychlost	270 km/h
Maximální rychlost na klapkách	212 km/h
Rychlost stoupání	7.5 m/s
Dolet	1 300 km

Pohonná jednotka

Motor	Rotax 912 ULS
Spotřeba paliva	15 1 / hr
Maximální RPM	5800
Maximální permanentní RPM	5500
Maximální teplota oleje	130 °C
Optimální teplota oleje	88 – 110 °C
Minimální tlak oleje	12 PSI
Maximální tlak oleje	102 PSI
Optimální tlak oleje	29 – 73 PSI
Minimální tlak paliva	2.2 PSI
Maximální CHT	135 °C

Parametry letounu 737-800

Motory	CFMI CFM56-8
Maximální vzdalenost	5,765 km [15]
Typická rychlost jizdy	0.785 mach [15]
Maximální rychlost	946 km/h [23]
Maximální rychlost na klapkách	350 km/h [24]

Objem levé palivové nádrže	48761[22]
Objem pravé palivové nádrže	48761[22]
Objem prostřední palivové nádrže	16273 1 [22]
Maximalní EGT	950 [25]
L.G. Průtok palíva	2187 kg/h [26]
Minimální tlak oleje	13 psi [25]
Maximální teplota oleje	155 °C [25]
Maximální N1	104 °C [25]
Maximální N2	105 °C [25]
Maximální vibrace	5.0 [27]